

การพัฒนาโปรแกรมการคำนวณแบบบานานเพื่อจำลองการไหลและอุณหภูมิ  
โดยใช้เทคนิคแมลติบล็อกและระบบเปียนวิชีแมลติกริด

นายเกียรติศักดิ์ เจริญสูงเนิน

วิทยานิพนธ์นี้เป็นส่วนหนึ่งของการศึกษาตามหลักสูตรปริญญาวิศวกรรมศาสตรมหาบัณฑิต  
สาขาวิศวกรรมเครื่องกล สำนักวิชาชีวกรรมศาสตร์  
มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีสุรนารี  
ปีการศึกษา 2551

**DEVELOPMENT OF PARALLEL COMPUTING  
PROGRAM FOR SIMULATION OF FLOW AND  
TEMPERATURE USING MULTIBLOCK TECHNIQUE  
AND MULTIGRID METHOD**

**Kiattisak Ngiamsoongnirn**

**Thesis Submitted in Partial Fulfillment of the Requirements for the  
Degree of Master of Engineering in Mechanical Engineering  
Suranaree University of Technology**

**Academic Year 2008**

# การพัฒนาโปรแกรมการคำนวณแบบขนานเพื่อจำลองการไหลและอุณหภูมิโดยใช้เทคนิคแมตติบล็อกและระบบเบียร์ชีมัตติกวิด

มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีสุรนารี อนุมัติให้นับวิทยานิพนธ์ฉบับนี้เป็นส่วนหนึ่งของการศึกษาตามหลักสูตรปริญญามหาบัณฑิต

คณะกรรมการสอบวิทยานิพนธ์

(รศ. ร.อ. ดร.กนต์ชร ชำนินประสาสน์)

ประธานกรรมการ

(รศ. ดร.เอกชัย จันทสาโร)

กรรมการ (อาจารย์ที่ปรึกษาวิทยานิพนธ์)

(รศ. ดร.ทวิช จิตรสมบูรณ์)

กรรมการ

(อ. ดร.กีรติ สุลักษณ์)

กรรมการ

(ศ. ดร.ไฟโรมน์ สัตยธรรม)  
รองอธิการบดีฝ่ายวิชาการ

(รศ. น.อ. ดร.วรพจน์ ข้าพิศ)  
คณบดีสำนักวิชาวิศวกรรมศาสตร์

เกียรติศักดิ์ เหงื่อมสูงเนิน : การพัฒนาโปรแกรมการคำนวณแบบบานานเพื่อจำลองการไหล  
และอุณหภูมิโดยใช้เทคนิคแมลติบล็อกและระเบียบวิธีแมลติกริด (DEVELOPMENT OF  
PARALLEL COMPUTING PROGRAM FOR SIMULATION OF FLOW AND  
TEMPERATURE USING MULTIBLOCK TECHNIQUE AND MULTIGRID  
METHOD) อาจารย์ที่ปรึกษา : รองศาสตราจารย์ ดร.เอกชัย จันทสาโร, 145 หน้า.

การไหลและการถ่ายเทความร้อนที่พับตามธรรมชาติและในสิ่งประดิษฐ์ หรือในกระบวนการ  
การต่าง ๆ บ่อยครั้งยากที่จะทำการวิเคราะห์เนื่องด้วยความซับซ้อนเชิงเรขาคณิต (Geometric  
Complexity) และความซับซ้อนเชิงพลศาสตร์ (Dynamic Complexity) ความซับซ้อนเชิงเรขาคณิต  
นั้นเกิดจากความไม่เรียบง่ายทางรูปทรงของบริเวณที่กำลังพิจารณาซึ่งเป็นสิ่งที่หลีกเลี่ยงไม่ได้  
สำหรับอุปกรณ์ทุกชนิด ส่วนความซับซ้อนเชิงพลศาสตร์เป็นผลมาจากการพุติกรรมความไม่เชิงเส้น  
ทางฟิสิกส์ ความซับซ้อนเหล่านี้สามารถทำให้ลดลงได้ด้วยระเบียบวิธีการคำนวณเชิงตัวเลขด้วย  
คอมพิวเตอร์ โดยวิธีการคำนวณขั้นสูง แต่ปัญหาทางวิทยาศาสตร์และวิศวกรรมส่วนใหญ่ไม่อาจจะ  
แก้ได้ด้วยระเบียบวิธีการคำนวณเชิงตัวเลขด้วยคอมพิวเตอร์ส่วนบุคคลเพียงเครื่องเดียวเนื่องด้วย  
จำนวนข้อมูลอันมหาศาล ซึ่งนำไปสู่การพัฒนาการคำนวณแบบบานาน

วิทยานิพนธ์นี้กล่าวถึงการพัฒนาโปรแกรมคอมพิวเตอร์ทางด้านพลศาสตร์ของไหลขึ้นใหม่  
โดยจะสมมูลนิธิการคำนวณ 3 วิธีเข้าด้วยกัน ได้แก่ ระเบียบวิธีแมลติกริด เทคนิคแมลติบล็อก และ  
การคำนวณแบบบานานเพื่อทำการจำลองการไหลและอุณหภูมิในโดเมนที่มีความซับซ้อนทางรูปทรง  
โดยที่เทคนิคแมลติบล็อกจะแก้ปัญหาความซับซ้อนเชิงเรขาคณิต โดยการแบ่งโดเมนที่ซับซ้อนออก  
เป็นโดเมนอย่างง่ายหลายโดเมน จากนั้นประยุกต์ใช้ระเบียบวิธีแมลติกริดในแต่ละบล็อกเพื่อเร่งอัตรา<sup>↑</sup>  
การถูกเข้าของผลเฉลยซึ่งเป็นการจัดปัญหาความซับซ้อนทางพลศาสตร์ที่สะท้อนจากการลดลงอย่าง  
ถ้วนของค่าเศษตกค้างของผลเฉลย และสุดท้ายคำนวณแต่ละบล็อกไปพร้อม ๆ กัน โดยกระบวนการ  
การคำนวณแบบบานานด้วยคลัสเตอร์คอมพิวเตอร์บนสถาปัตยกรรมหน่วยความจำแบบกระจาย  
(Distributed Memory) และใช้ชุดคำสั่ง MPI ช่วยในการส่งถ่ายข้อมูลที่จำเป็นระหว่างบล็อก

KIATTISAK NGIAMSOONGNIRN : DEVELOPMENT OF PARALLEL COMPUTING PROGRAM FOR SIMULATION OF FLOW AND TEMPERATURE USING MULTIBLOCK TECHNIQUE AND MULTIGRID METHOD. THESIS ADVISOR : ASSOC. PROF. EKACHAI JUNTASARO, Ph. D., 145 PP.

COMPLEX GEOMETRY/MULTIBLOCK TECHNIQUE/MULTIGRID METHOD/ PARALLEL COMPUTING/FLOW AND HEAT TRANSFER

Flow and heat transfer encountered in natural and engineering devices are often hardly to analyze due to its geometric and dynamic complexities. An irregular shape of considering domain gives rise to the geometric complexity, which is inevitable in all devices. For the dynamic complexity, it is occurred from a non-linear behavior in physics of flow. These complexities can be alleviated by computer simulation with using the advanced numerical methods. Mostly, however, the science and engineering problems cannot be resolved by numerical methods with a personal computer due to huge of memory usage, led to the development of parallel computing

This thesis presents the development of computational fluid dynamics (CFD) program, which contains 3 techniques: the multiblock technique, the multigrid method, and the parallel computing. The multiblock technique is used to resolve a complexity of domain by splitting the main domain into several simple sub-domains. Further, the multigrid method is applied in each sub-domain to accelerate convergence rate for resolving the dynamic complexity reflecting by slow rate of residual reduction. Finally, all sub-domains are calculated simultaneously by parallel computing with

using cluster computer on distributed memory architecture and using the MPI library for transferring necessary data among sub-domains.

School of Mechanical Engineering  
Academic Year 2008

Student' s Signature \_\_\_\_\_  
Advisor' s Signature \_\_\_\_\_

## กิตติกรรมประกาศ

ถึงแม้ว่าวิทยานิพนธ์นี้จะดำเนินการลุล่วงลงได้ด้วยความอุตสาหะของผู้เขียนเองก็ตาม แต่คงเกิดขึ้นไม่ได้หากขาดแรงสนับสนุนจากบุคคลหลายฝ่าย โดยจะประกาศกิตติกรรมดังต่อไปนี้

ก่อนอื่นต้องกราบขอบพระคุณพ่อชรรรม และแม่นวลดา เหنجิมสูงเนิน บิดามารดาผู้ให้กำเนิดตัวข้าพเจ้าองซึ่งได้เลี้ยงดูอบรมสั่งสอนมาแต่เยาว์วัยและให้การสนับสนุนในทุกๆ ด้านด้วยดีมาโดยตลอด

ขอบพระคุณสาขาวิชาศึกกรรมเครื่องกล มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีสุรนารีที่ให้โอกาสได้ศึกษาในระดับบัณฑิตศึกษา และขอบพระคุณคณาจารย์ทุกท่านที่ประสิทธิประสาทวิชาความรู้แก่ผู้เขียน

ขอบคุณ คุณเกื้อภูลิ เหنجิมสูงเนิน ภรรยาของข้าพเจ้า และครอบครัวแก้วเกิดสำหรับกำลังใจดีๆ และการสนับสนุนอย่างเต็มที่ในการศึกษาระดับบัณฑิตศึกษา

ขอบพระคุณรองศาสตราจารย์ ดร.เอกชัย จันทสาโร (อาจารย์ที่ปรึกษาวิทยานิพนธ์) และรองศาสตราจารย์ ดร.วรากร์รัตน์ จันทสาโร อาจารย์ผู้ชี้แจงชักนำ ให้โอกาส ให้ความรู้ คำแนะนำอันมีค่า และให้การสนับสนุนข้าพเจ้าในการศึกษาระดับบัณฑิตศึกษาด้วยดีมาโดยตลอด และขอบพระคุณผู้ช่วยศาสตราจารย์ ดร.ภุชงค์ อุทโยภาส ที่ให้ความรู้ด้านการคำนวณแบบบานานและสนับสนุนทุนในการนำเสนอผลงานวิจัย ณ ประเทศไทย

ขอบพระคุณสถานวิจัยสำนักวิชาศึกกรรมศาสตร์ที่ให้ทุนสนับสนุนในการนำเสนอผลงานวิจัยในประเทศ

ขอบพระคุณศูนย์เทคโนโลยีอิเล็กทรอนิกส์และคอมพิวเตอร์แห่งชาติ (NECTEC) ที่ให้การสนับสนุนในส่วนของ Cluster เพื่อใช้สำหรับทำวิทยานิพนธ์และงานวิจัย

ขอบพระคุณสถาบันวิทยาศาสตร์เชิงคณิตศาสตร์ (IMS) มหาวิทยาลัยแห่งชาติสิงคโปร์ (NUS) ที่ให้การสนับสนุนค่าใช้จ่ายทั้งหมดในการเข้าฟังสัมมนาในหัวข้อ Wall-Bounded and Free – Surface Turbulence and its Computation ระหว่างวันที่ 7-17 ธันวาคม 2547 ที่ประเทศสิงคโปร์

และท้ายที่สุดขอขอบพระคุณ อาจารย์ ดร.กีรติ สุลักษณ์ และพี่ออาทิตย์ คุณครีสุข สำหรับคำแนะนำต่างๆ อันมีค่า และขาดไม่ได้ขอขอบคุณเพื่อนๆ และน้องๆ บัณฑิตศึกษาที่ใกล้ชิดทุกคนที่มีส่วนทำให้การเรียนในระดับปริญญาโทมีชีวิตชีวาขึ้น

เกียรติศักดิ์ เหنجิมสูงเนิน

# สารบัญ

หน้า

บทคัดย่อ (ภาษาไทย) .....	ก
บทคัดย่อ (ภาษาอังกฤษ) .....	ข
กิตติกรรมประกาศ .....	จ
สารบัญ .....	ก
สารบัญตาราง .....	ณ
สารบัญรูป .....	ญ
คำอธิบายสัญลักษณ์และคำย่อ .....	ณ
<b>บทที่</b>	
<b>1 บทนำ .....</b>	<b>1</b>
1.1 ความเป็นมาและความสำคัญของปัญหา .....	1
1.2 วัตถุประสงค์ของการวิจัย .....	4
1.3 สมมติฐานการวิจัย .....	4
1.4 ข้อตกลงเบื้องต้น .....	4
1.5 ขอบเขตของการวิจัย .....	4
1.6 ประโยชน์ที่คาดว่าจะได้รับ .....	5
<b>2 ปริทัศน์วรรณกรรมและงานวิจัยที่เกี่ยวข้อง .....</b>	<b>6</b>
2.1 ระเบียบวิธีมัลติกริด .....	6
2.2 เทคนิกมัลติบล็อก .....	7
2.3 การคำนวณแบบบนา .....	9
2.4 เทคนิกการคำนวณและการประยุกต์ใช้งาน .....	12
<b>3 ระเบียบวิธีเชิงตัวเลขและเทคนิกการคำนวณ .....</b>	<b>14</b>
3.1 สมการแม่บท .....	14
3.2 การจำลองความปั่นป่วน .....	17
3.2.1 สมมติฐานความหนืดแบบปั่นป่วน .....	18
3.2.2 สมมติฐานความลาดชันการแพร่ .....	18

## สารบัญ (ต่อ)

หน้า

3.2.3	แบบจำลองความปั่นป่วน .....	19
3.3	การแปลงไม่เต็มหน่วย .....	22
	3.3.1 การประมาณค่าแบบ UPWIND .....	26
	3.3.2 การประมาณค่าแบบ QUICK .....	27
	3.3.3 การคำนวณระบบสมการพิชคณิต .....	30
3.4	ขั้นตอนวิธีมัลติกริด .....	32
3.5	เทคนิค�ัลติบล็อกและการคำนวณแบบขนาน .....	38
	3.5.1 การแบ่งบล็อก .....	38
	3.5.2 การหาค่าตัวแปรตรงรอยต่อระหว่างบล็อก .....	39
	3.5.3 การคำนวณแบบหลายบล็อก .....	40
	3.5.4 กระบวนการกับการคำนวณแบบขนาน .....	40
	3.5.5 การແດກເປີ່ມຂໍ້ມູນຮວາງກະບຽນ .....	41
	3.5.6 การจัดเก็บແພີມຂໍ້ມູນສໍາຫັບນຳຂ້າພື້ນທີ່ .....	43
	3.5.7 ດຳລັບຂັ້ນຕອນການคำนวณ .....	45
4	การให้ຄองตัวแบบรวมเรียนและไม้อดตัวที่อุณหภูมิคงที่ .....	47
4.1	การให้ในໂພຣຈົດຮສເນື່ອງຈາກການຂັບເຄີ່ນດ້ານບນ .....	48
	4.1.1 ດັກຍະນະຂອງປໍ່ຢູ່ຫາແລະຮາຍລະເອີ້ດການคำນວນ .....	48
	4.1.2 ພຸລກາການคำນວນແລະການປະເມີນພຸລກາການປະມານຄ່າ ພຈນໍາການພາແບນ QUICK .....	49
	4.1.3 ການປະເມີນສັກຍາພາພຂອງຮະບັບວິທີມັດຕິກິດ .....	49
	4.1.4 ການປະເມີນສັກຍາພາພຂອງເຖິງ ໂດມັນແລະການคำນວณแบบขนาน .....	50
	4.1.5 ສຽບພຸລກາການคำນວນ .....	51
4.2	การให้ຄອນທ່ອແກຮຽບຕັ້ງທີ .....	51
	4.2.1 ດັກຍະນະຂອງປໍ່ຢູ່ຫາແລະຮາຍລະເອີ້ດການคำນວນ .....	53
	4.2.2 ພຸລກາການคำນວນ .....	53

## สารบัญ (ต่อ)

หน้า

4.2.3 สมรรถนะของการคำนวณแบบขนานร่วมกับการใช้ระบบวิธีมัลติกริด.....	54
4.2.4 สรุปผลการคำนวณ .....	55
4.3 สรุป .....	56
<b>5 การไหลดคงตัวแบบปั่นป่วนและไม้อัดตัวที่อุณหภูมิกองที่</b>	<b>66</b>
5.1 การไหลดผ่านขั้นกลับหลัง.....	66
5.1.1 ลักษณะของปัญหาและรายละเอียดการคำนวณ .....	67
5.1.2 ผลการคำนวณ .....	68
5.1.3 การประเมินสมรรถนะของการคำนวณ .....	69
5.1.4 สรุปผลการคำนวณ .....	69
5.2 การไหลดผ่านช่องขนาดที่มีครีบติดตั้งอยู่ที่ผนังด้านล่าง .....	70
5.2.1 ลักษณะของปัญหาและรายละเอียดการคำนวณ .....	70
5.2.2 ผลการคำนวณ .....	71
5.2.3 สมรรถนะของการคำนวณ .....	71
5.2.4 สรุปผลการคำนวณ .....	72
5.3 สรุป .....	72
<b>6 การไหลดแบบปั่นป่วนโดยการพาแบบธรรมชาติ</b>	<b>80</b>
6.1 การไหลดในที่ว่างพื้นที่ปีดรูปสี่เหลี่ยมจัตุรัส .....	80
6.1.1 รูปทรงของปัญหาและรายละเอียดการคำนวณ .....	81
6.1.2 ผลการคำนวณ .....	82
6.1.3 การประยุกต์ใช้ระบบวิธีมัลติกริด .....	83
6.1.4 การเพิ่มประสิทธิภาพในการทำนายผล แบบจำลอง Launder-Sharma.....	84
6.2 การไหลดในพื้นที่ปีดรูปสี่เหลี่ยมจัตุรัส มีสิ่งกีดขวางติดตั้งอยู่ภายใน .....	86
6.2.1 รูปทรงของปัญหาและรายละเอียดการคำนวณ .....	87
6.2.2 ผลการคำนวณ .....	88

## สารบัญ (ต่อ)

หน้า

6.2.3 สมรรถนะของการคำนวณ .....	89
6.3 สรุป .....	89
<b>7 การไฟล์แบบปั้นป่วนสามมิติ .....</b>	<b>106</b>
7.1 ระบบสมการพีชคณิต .....	106
7.2 การส่งถ่ายผลเฉลยระหว่างกริด .....	108
7.3 ลักษณะของปัญหาและรายละเอียดการคำนวณ .....	109
7.4 ผลการคำนวณ.....	109
7.5 การประเมินศักยภาพของระเบียบวิธีมัลติกริด .....	110
<b>8 บทสรุปและข้อเสนอแนะ .....</b>	<b>116</b>
8.1 บทสรุป.....	116
8.2 ข้อเสนอแนะ .....	119
<b>รายการอ้างอิง.....</b>	<b>120</b>
<b>ภาคผนวก</b>	
ภาคผนวก ก. รายละเอียดตัวแปรในสมการการถ่ายโอนทั่วไป .....	124
ภาคผนวก ข. ขั้นตอนวิธี TDMA .....	126
ภาคผนวก ค. ขั้นตอนวิธี SIMPLE.....	135
ภาคผนวก ง. บทความวิชาการที่ได้รับการตีพิมพ์เผยแพร่ในระหว่างการศึกษา .....	142
<b>ประวัติผู้เขียน.....</b>	<b>145</b>

## สารบัญตาราง

ตารางที่	หน้า
3.1 แสดงโครงสร้างข้อมูลสำหรับกำหนดเงื่อนไขที่ขอบของโอดเมน	42
4.1 แสดงเวลาที่ใช้ในการคำนวณและค่าการได้เปรียบเชิงเวลาสำหรับ Re แต่ละค่า	64
ก.1 แสดงรายละเอียดตัวแปรของแต่ละสมการในสมการการถ่ายโอนทั่วไป	125

# สารบัญรูป

รูปที่	หน้า
1.1 แสดงการสร้างกริดแบบชุดเดียว และแบบหลายชุดบน โอดเมนที่เกิดจากสีเหลี่ยมหลายรูป.....	2
2.1 แสดงค่าองค์ประกอบของความพิเศษพลาด เมื่อเปรียบเทียบกับกริดแต่ละขนาด .....	7
2.2 แสดงกริดแบบเหลี่ยมและกริดแบบเยื่อง .....	9
3.1 แสดงการแบ่งขอบเขตของปัญหาออกเป็นปริมาตรควบคุมขนาดเล็ก .....	23
3.2 แสดงการประมาณค่าแบบ UPWIND .....	26
3.3 แสดงการประมาณค่าแบบ QUICK .....	27
3.4 แสดงตัวอย่างปริมาตรควบคุมที่ไม่ต้องใช้ การประมาณค่าแบบ QUICK เมื่อ $x=0$ และ $y=0$ .....	29
3.5 แสดงเมตริกซ์ของสัมประสิทธิ์ซึ่งสามารถส่วนใหญ่มีค่าเป็นศูนย์ .....	30
3.6 แสดงตัวอย่างกริดที่ระดับต่าง ๆ โดยกริดที่ละเอียดที่สุดมีขนาด $8 \times 8$ ปริมาตรควบคุม .....	31
3.7 แสดงขั้นตอนการคำนวณมัลติกริดด้วยวัสดุจกร “V” .....	35
3.8 แสดงการก่อตัวของกริดละเอียดเพื่อเป็นกริดขยายและแสดงการส่งถ่ายผลเฉลย จากกริดขยายไปยังกริดละเอียดและจากกริดละเอียดไปยังกริดขยาย .....	37
3.9 แสดงการหาค่าบริเวณรอยต่อของบล็อกที่ติดกัน โดยการประมาณค่าในช่วงด้วยค่าของจุดภายในแต่ละบล็อก .....	38
3.10 การคำนวณหลายบล็อกแบบตามลำดับและแบบขนาน .....	39
3.11 แสดงการแลกเปลี่ยนข้อมูลของบล็อกที่อยู่ต่างกระบวนการกัน .....	42
3.12 แสดงกระบวนการคำนวณโดยรวม .....	45
4.1 แสดงการเปรียบเทียบค่าความเร็วโดยใช้การประมาณค่า พจน์การพาราแบบ QUICK และ FOU ที่จำนวนกริดแตกต่างกัน .....	57

## สารบัญรูป (ต่อ)

รูปที่	หน้า
4.2 แสดงการเปรียบเทียบค่าความเร็วโดยใช้ การประมาณค่าพจน์การพาแบบ QUICK และ FOU ที่ $Re=1,000$ และ $5,000$ เทียบกับผลการคำนวณของ Ghia et al (1982) .....	57
4.3 แสดงการลดลงของค่าเสยศักดิ์เมื่อใช้จำนวนระดับของกริดที่ แตกต่างกันเมื่อคำนวณที่ $Re=1,000$ จำนวนกริดที่ใช้เท่ากับ $65 \times 65$ จุด .....	58
4.4 แสดงการลดลงของค่าเสยศักดิ์เมื่อใช้จำนวนระดับของกริดที่ แตกต่างกันเมื่อคำนวณที่ $Re=1,000$ จำนวนกริดที่ใช้เท่ากับ $65 \times 65$ จุด .....	58
4.5 แสดงการสร้างกริดบนโอดเมนย่อยจากการแบ่งโอดเมนหลักออกเป็นสี่ส่วน .....	59
4.6 แสดงการเปรียบเทียบระหว่างผลการคำนวณตรงรอยต่อระหว่าง โอดเมนย่อยกับผลการคำนวณของ Ghia et al (1882) .....	59
4.7 แสดงเส้นระดับของความดันเมื่อถูกผ่านรอยต่อระหว่างโอดเมน .....	60
4.8 แสดงการเปรียบเทียบการลดลงของค่าเสยศักดิ์ ต่อเวลาของการคำนวณระหว่างการคำนวณแบบหนึ่ง โอดเมนหลัก และการคำนวณแบบบานานสำหรับหลายโอดเมนย่อย.....	60
4.9 แสดงขนาดโอดเมนของท่อแยกรูปตัวทีพร้อมทั้งแสดงการแบ่งลีอค หมายเลขอ กับ ลีอคและลักษณะการไหล.....	61
4.10 แสดงเส้นระดับของความเร็วที่แต่ละค่าของ $Re$ และ $r$ .....	61
4.11 แสดงการเปรียบวัดผลการคำนวณกับผลการทดลองของความเร็วที่ ดำเนินต่อๆ ตามแนวท่อหลักและท่อแยก.....	62
4.12 แสดงการลดลงของค่าเสยศักดิ์เทียบต่อเวลาที่ $Re=496$ และ $r=0.44$ .....	62
4.13 แสดงการลดลงของค่าเสยศักดิ์เทียบต่อเวลาที่ $Re=15$ และ $r=0.23$ .....	63
4.14 แสดงการลดลงของค่าเสยศักดิ์เทียบต่อเวลาที่ $Re=525$ และ $r=0.64$ .....	63
4.15 แสดงการลดลงของค่าเสยศักดิ์เทียบต่อเวลาที่ $Re=1,062$ และ $r=0.58$ .....	64
4.16 แสดงการลดลงของค่าเสยศักดิ์เทียบต่อเวลาที่ $Re=1,062$ และ $r=0.58$ เมื่อทำการเพิ่มจำนวนกริดจาก $41 \times 41$ จุด เป็น $81 \times 81$ จุด.....	65
4.17 แสดงค่าการได้เปรียบเชิงเวลาในการคำนวณที่ $Re$ แต่ละค่า .....	65
5.1 แผนภาพแสดงโอดเมนรูปขั้นกลับหลัง.....	73

## สารบัญรูป (ต่อ)

รูปที่	หน้า
5.2 แสดงการกระจายตัวของกริดในโอดเมนขั้นกลับหลัง .....	73
5.3 แสดงการเปรียบเทียบผลการคำนวณองค์ประกอบความเร็วในแนวการไหลด และผลลัพธ์งานจน์ความปั่นปวนกับผล DNS ของ Sparlart (1988) .....	74
5.4 แสดงเส้นกระແສກการไหลดสำหรับการไหลดผ่านขั้นกลับหลัง.....	74
5.5 แสดงลูกศรความเร็วสำหรับการไหลดผ่านขั้น.....	74
5.6 แสดงค่าความเค้นเฉือนที่ผนังหลังการไหลดผ่านขั้นและแสดงค่า $y^+$ จุดแรกตามแนวการไหลดหลังจากผ่านขั้น.....	75
5.7 แสดงการเปรียบเทียบผลการคำนวณกับผล DNS ของ Le et al (1997) และการทดลองของ Jovic และ Driver (1994) .....	75
5.8 แสดงการลดลงของเศษตกค้างเทียบต่อเวลาระหว่างการคำนวณ โดยใช้กริดชุดเดียวและกริดหลายชุด .....	76
5.9 แสดงการลดลงของเศษตกค้างเทียบต่อเวลาระหว่าง การคำนวณแบบบานานและการคำนวณแบบตามลำดับ .....	76
5.10 แผนภาพแสดงโอดเมนของช่องบานานที่มีสิ่งกีดขวาง ติดตื้งที่ผนังด้านล่างพร้อมทั้งการแสดงการแบ่งบล็อก .....	77
5.11 แสดงการกระจายตัวของกริดบางส่วนบริเวณใกล้ชิดกับสิ่งกีดขวาง .....	77
5.12 แสดงเส้นระดับของความเร็วลัพธ์.....	77
5.13 แสดงเส้นระดับของความเร็วลัพธ์บางส่วนบริเวณใกล้ชิดกับสิ่งกีดขวาง .....	78
5.14 แสดงค่าความเค้นเฉือนที่ผนังและค่า $y^+$ จุดแรกจากผนังด้านล่างตามแนวผนังหลังจากครีบ.....	78
5.15 แสดงการเปรียบผลการคำนวณของความเร็วในแนวการไหลด กับผลการทดลองที่ต่างๆ ในช่องบานาน.....	79
5.16 แสดงการลดลงของค่าเศษตกค้างต่อเวลาของการคำนวณระหว่าง การใช้กริดหลายชุดและการใช้กริดเพียงชุดเดียว.....	79
6.1 แผนภาพแสดงรูปทรงของปัญหาพร้อมทั้งเงื่อนไขขอบเขต .....	90
6.2 แสดงกริดที่ใช้ในการคำนวณ จำนวนกริดเท่ากับ 161x161 และกำหนดให้มีการกระจายตัวด้วยฟังก์ชันโพลิโนเมียลกำลังสาม.....	91

## สารบัญรูป (ต่อ)

รูปที่	หน้า
6.3 แสดงการเปรียบเทียบความเร็วในแนวแกนนอนที่ระดับกึ่งกลางของความสูง.....	91
6.4 แสดงการเปรียบเทียบอุณหภูมิในแนวแกนนอนที่ระดับกึ่งกลางของความสูง.....	92
6.5 แสดงการเปรียบเทียบพลังงานจน์ความปั่นป่วน ในแนวแกนนอนที่ระดับกึ่งกลางของความสูง.....	92
6.6 แสดงการกระจายตัวของความเร็วบริเวณไกด์พนังด้านซ้ายและด้านขวา .....	93
6.7 แสดงการกระจายตัวของอุณหภูมิบริเวณไกด์พนังด้านซ้ายและด้านขวา.....	93
6.8 แสดงการกระจายตัวของพลังงานจน์ความปั่นป่วน บริเวณไกด์พนังด้านซ้ายและด้านขวา .....	94
6.9 แสดงค่าการถ่ายเทความร้อนที่ผนังในรูปของ Nu .....	94
6.10 แสดงเส้นระดับของอุณหภูมิ.....	95
6.11 แสดงการลดลงของค่าเศษตกค้าง เมื่อใช้แบบจำลองของ Launder และ Sharma (1974).....	95
6.12 แสดงการลดลงของค่าเศษตกค้างเมื่อใช้แบบจำลองของ Durbin (1995) .....	96
6.13 แสดงการลดลงของค่าเศษตกค้างเมื่อใช้แบบจำลองของ Menter (1994) .....	96
6.14 แสดงการลดลงของค่าเศษตกค้างด้วยการเปลี่ยนแปลงค่าองค์ประกอบ ในการหน่วงของการปรับแก้ปริมาณความปั่นป่วนและแสดงผลกระทบ ของพจน์การสร้างแบบปั่นป่วนของแรงลอยด์ที่มีต่อกริดหมาย .....	97
6.15 แสดงการทำนายความเร็วของแต่ละแบบจำลอง เปรียบเทียบกับค่าที่ได้จากการทดลอง.....	97
6.16 แสดงการทำนายอุณหภูมิของแต่ละแบบจำลอง เปรียบเทียบกับค่าที่ได้จากการทดลอง.....	98
6.17 แสดงการทำนายค่าพลังงานจน์ความปั่นป่วนของแต่ละแบบจำลอง เปรียบเทียบกับค่าที่ได้จากการทดลอง.....	98
6.18 แสดงการทำนายค่าความเค้นเรย์โนลด์ในแนวเนื้อนของแต่ละแบบจำลอง เปรียบเทียบกับค่าที่ได้จากการทดลอง.....	99
6.19 แสดงค่าการถ่ายเทความร้อนที่ผนัง.....	99
6.20 รูปแสดงการติดตั้งอุปกรณ์สำหรับทำการทดลองของ Ampofo (2005) .....	100

## สารบัญรูป (ต่อ)

รูปที่	หน้า
6.21 แผนภาพแสดง โอดเมนหลัก และการแบ่ง โอดเมนสำหรับการคำนวณพร้อมทั้งหมายเลขอ้างอิง แต่ละ โอดเมนย่อยและเงื่อนไขที่ขอบเขตสำหรับ โอดเมนหลัก .....	100
6.22 แสดงการกำหนดเงื่อนไขขอบเขตที่สิ่งกีดขวาง .....	101
6.23 แสดงการสร้างกริดในแต่ละ โอดเมนย่อย .....	101
6.24 แสดงเส้นระดับของความเร็วคลัพช์.....	102
6.25 แสดงเวคเตอร์ความเร็ว ที่บริเวณปลายของสิ่งกีดขวางอันที่ส่องนับจากด้านล่าง .....	102
6.26 แสดงการกระจายตัวของความเร็ว ตามแนวแกนนอนที่กึ่งกลางของสิ่งกีดขวางแต่ละคู่ .....	103
6.27 แสดงเส้นระดับของอุณหภูมิ.....	103
6.28 แสดงค่าการถ่ายเทความร้อน ตามแนวผนังด้านร้อน (ซ้าย) และผนังด้านเย็น (ขวา) .....	104
6.29 แสดงการกระจายตัวของอุณหภูมิ ตามแนวแกนนอนที่กึ่งกลางของสิ่งกีดขวางแต่ละคู่ .....	104
6.30 แสดงการเปรียบเทียบการลดลงของเศษตกค้าง ระหว่างการใช้กริดชุดเดียวและการใช้กริดหลายชุด .....	105
6.31 การทดสอบสมรรถนะการคำนวณแบบนาน .....	105
7.1 แสดงการวางแผนตัวของปริมาตรควบคุมของกริดละเอียด ที่ประกอบกันขึ้นเป็นปริมาตรควบคุมของกริดขยาย .....	110
7.2 แสดงการวางแผนตัวของจุดที่อยู่ตรงคุณย์กลางปริมาตรควบคุมของกริดละเอียด และปริมาตรควบคุมของกริดขยาย .....	111
7.3 แสดงการส่งถ่ายผลเฉลยจากกริดขยายไปยังกริดละเอียดที่ตำแหน่ง i, j, k ตรงจุดศูนย์กลางปริมาตรควบคุมของกริดละเอียด .....	112
7.4 แสดงการส่งถ่ายผลเฉลยจากกริดขยายไปกริดละเอียดที่ตำแหน่ง i-1, j-1, k-1 ตรงจุดศูนย์กลางปริมาตรควบคุมของกริดละเอียด .....	112
7.5 แสดงการกระจายตัวของกริด .....	113

## สารบัญรูป (ต่อ)

รูปที่	หน้า
7.6 แสดงเส้นกระเสกากรайл .....	113
7.7 แสดงการหมุนวนย่ออยในทิศทางตรงกันข้าม กับการหมุนวนหลักที่มุนล่างซ้ายและมุนล่างขวา .....	114
7.8 แสดงการเปรียบเทียบผลการคำนวณกับผลการทดลอง ของความเร็วในแนวสูนย์กลาง 旁รังทั้งในแนวอนและแนวตั้ง .....	114
7.9 แสดงการลดลงของค่าเศษตกค้าง ระหว่างการใช้กริดเพียงชุดเดียวและการใช้กริดหลายชุด .....	115
ช.1 แสดงปริมาตรควบคุมแบบสองมิติ .....	127
ค.1 แผนภาพการแสดงรายละเอียดขั้นตอนวิธี SIMPLE .....	141

## คำอธิบายสัญลักษณ์และคำย่อ

$a$	=	ค่าคงที่ที่เปรียบวัดจากการทดลองในแบบจำลองความปั่นป่วน
$A$	=	เมทริกซ์สัมประสิทธิ์
$B_f$	=	พิงค์ชันประสานในแบบจำลองความปั่นป่วน
$C_1$ $C_2$ $C_3$ $C_{\varepsilon 1}$ $C_{\varepsilon 2}$ $C_{\varepsilon 3}$ $C_\mu$	=	ค่าคงที่ที่เปรียบวัดจากการทดลองในแบบจำลองความปั่นป่วน
$d_n$	=	ระยะในแนวตั้งจากกริดจุดแรกไปยังผนังที่ใกล้ที่สุด
$E$	=	ตำแหน่งในทิศตะวันออก
$\text{EXP}$	=	การทดลอง
$f_1, f_2, f_3$	=	พิงค์ชันที่ใช้ระงับความปั่นป่วนบริเวณชิดผนัง (Damping Function)
$g$	=	ความเร่งเนื่องจากแรงโน้มถ่วงของโลก
$G_B$	=	พจน์การสร้างความปั่นป่วนเนื่องจากแรงลอยตัว (Turbulent Buoyancy Production Term)
$h$	=	ขนาดของกริดหรือสัมประสิทธิ์ของการถ่ายเทความร้อน
$i, j, k$	=	ดัชนีระบุทิศทางในแนวแกน $x, y$ และ $z$ ตามลำดับ
$I_a^b \phi^a$	=	ตัวดำเนินการการประมาณค่าในช่วงระหว่างกริดชุดที่ติดกันโดยการนำข้อมูลที่กริดชุด $a$ ไปประมาณค่าข้อมูลที่กริดชุด $b$
$k$	=	ค่าพลังงานจนความปั่นป่วนหรือสภาพการนำความร้อน
$L$	=	ความกว้างของโดเมนที่พิจารณา
$MG$	=	กริดหลายชุด
$N$	=	ตำแหน่งในทิศเหนือ
$Nu$	=	ตัวแปรไร์มิติ Nusselt ( $= hL/k$ )
$p$	=	ความดัน

## คำอธิบายสัญลักษณ์และคำย่อ (ต่อ)

$P$	=	โหนดคำนวณ (Compute Node) หรือหน่วยประมวลผล (Processor)
$P_k$	=	พจน์การสร้างความปั่นป่วนเนื่องจากแรงเฉือน
$Pr$	=	ตัวแปรไร์มิติ Prandtl ( $= v/\alpha$ )
$Q$	=	อัตราการไหลด
$Ra$	=	ตัวแปรไร์มิติ Rayleigh ( $= g\beta(T_h - T_c)L^3 \alpha^{-1} v^{-1}$ )
$Re$	=	ตัวแปรไร์มิติ Reynolds ( $= \rho U_0 L / \mu$ )
$S$	=	พจน์แหล่งกำเนิดในสมการการถ่ายโอนทั่วไปหรือตำแหน่งในทิศใต้
$SG$	=	กริดชุดเดียว
$SP$	=	ค่าการได้เปรียบเชิงเวลา (Speed Up)
$T$	=	อุณหภูมิ
$T_h$	=	อุณหภูมิที่ผนังด้านร้อน
$T_c$	=	อุณหภูมิที่ผนังด้านเย็น
$T_{ref}$	=	อุณหภูมิอ้างอิง
$u$	=	องค์ประกอบในแนวแกน x
$u_j$	=	ค่าองค์ประกอบความเร็วหรือความเร็วเฉลี่ยต่อเวลาในทิศทาง j
$U_0$	=	ความเร็วอ้างอิง
$u_\tau$	=	ความเร็วเสียดทาน (Friction Velocity)
$v$	=	องค์ประกอบความเร็วในแนวแกน y
$\overline{v^2}$	=	หน่วยวัดทางความเร็วของความปั่นป่วน (Turbulent Velocity Scale)
$V_0$	=	ความเร็วของการลอยตัว ( $= [g\beta L(T_h - T_c)]^{1/2}$ )
$w$	=	องค์ประกอบความเร็วในแนวแกน z
$W$	=	ตำแหน่งในทิศตะวันตก
$x_j$	=	ค่าพิกัดในทิศทาง j
$y^+$	=	พิกัดผนัง (Wall Coordinate) ( $= y u_\tau / v$ )
$\alpha$	=	สภาพการฟุ้งกระจายทางความร้อน (Thermal Diffusivity)
$\alpha$	}	ค่าคงที่ที่เปรียบวัดจากการทดลองในแบบจำลองความปั่นป่วน
$\alpha_1$		
$\alpha_2$		
$\alpha^*$		

## คำอธิบายสัญลักษณ์และคำย่อ (ต่อ)

$\beta$	=	สัมประสิทธิ์ของการขยายตัวทางความร้อน
$\delta$	=	ความหนาของชั้นชิดผิว
$\delta_{ij}$	=	เมตริกเอกสารกษณ์ของ Kronecker Delta
$\mu$	=	ความหนึ่ดทางพลศาสตร์
$\mu_t$	=	ความหนึ่ดทางพลศาสตร์ของ Eddy
$\nu$	=	ความหนึ่ดทางจนพลศาสตร์ ( $= \mu/\rho$ )
$\varepsilon$	=	อัตราการสูญเสียพลังงานจนความปั่นป่วน
$\phi$	=	ตัวแปรอิสระหรือผลเฉลยโดยประมาณ
$\rho$	=	ความหนาแน่น
$\theta$	=	ความหนาของชั้นโน้มเน้นต้ม
$\sigma_k$ $\sigma_{k1}$ $\sigma_{k2}$ $\sigma_\varepsilon$ $\sigma_\omega$ $\sigma_{\omega 1}$ $\sigma_{\omega 2}$ $\sigma_T$	=	ค่าคงที่ Prandtl ที่เปรียบวัดจากการทดลองในแบบจำลองความปั่นป่วน
$\omega$	=	อัตราการสูญเสียพลังงานจนความปั่นป่วนจำเพาะ
$\Gamma$	=	สัมประสิทธิ์การฟุ้งกระจายในสมการการถ่ายโอนทั่วไป

## บทที่ 1

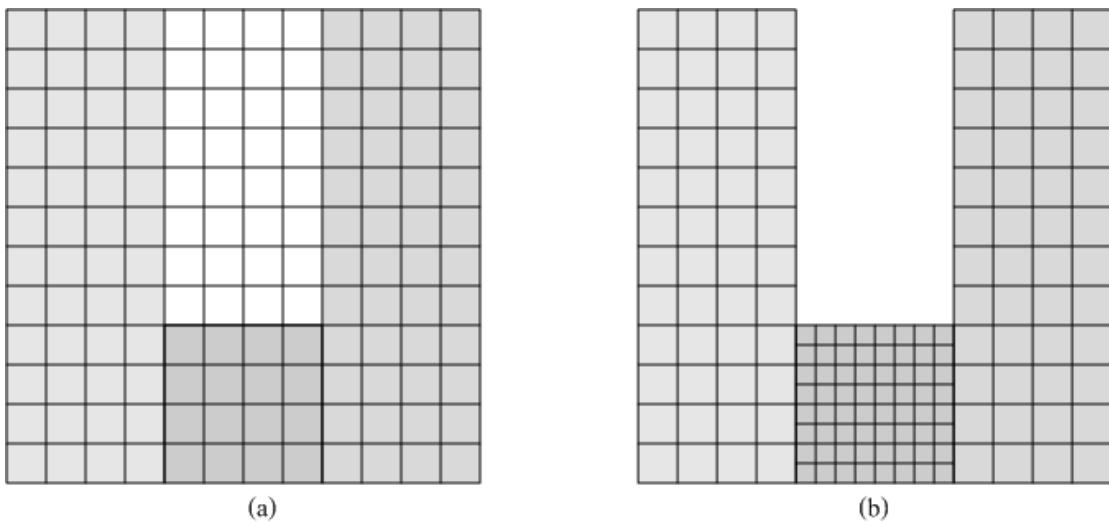
### บทนำ

#### 1.1 ความสำคัญของปัญหา

ปัจจุบันคอมพิวเตอร์เข้ามามีบทบาทที่สำคัญต่อการคำนวณทางด้านวิทยาศาสตร์และวิศวกรรมเป็นอย่างมาก การคำนวณเชิงตัวเลขจึงถูกนำมาใช้และศึกษาถักกันอย่างแพร่หลายทั่วในภาคอุตสาหกรรมและการศึกษา จากความก้าวหน้าในเทคโนโลยีทางด้านคอมพิวเตอร์นี้จึงได้มีการสร้างซอฟต์แวร์ทางการค้าสำหรับการคำนวณเชิงตัวเลขจำนวนมากเพื่อวิเคราะห์ปัญหาทางด้านวิทยาศาสตร์และวิศวกรรม โดยแสดงผลการคำนวณในรูปกราฟฟิกที่สวยงามและง่ายต่อการทำความเข้าใจ ความน่าเชื่อถือของแต่ละซอฟต์แวร์ขึ้นอยู่กับความถูกต้องของผลการคำนวณของซอฟต์แวร์นั้น ๆ สำหรับงานทางด้านการควบคุมและการออกแบบทางพลศาสตร์ของไอลและอุณหพลศาสตร์ถือเป็นงานทางด้านวิศวกรรมเครื่องกลที่ต้องใช้ระบบวิเคราะห์เชิงตัวเลขช่วยในการวิเคราะห์ในกรณีที่การวัดหรือการสังเกตุนั้นไม่อาจทำได้ สำหรับภาคอุตสาหกรรมแล้วโดยมากจะนำซอฟต์แวร์ทางการค้าจากต่างประเทศเข้ามาใช้งานประจำหน่วยงานซึ่งหากผู้ใช้งานไม่มีความรู้ทางด้านพลศาสตร์ของไอลเชิงคำนวณแล้วก็ไม่อาจจะใช้ซอฟต์แวร์ดังกล่าวได้อย่างมีประสิทธิภาพ และด้วยราคาก่อนข้างสูงของแต่ละซอฟต์แวร์ จึงทำให้การใช้งานซอฟต์แวร์สำเร็จรูปนั้นถูกจำกัดอยู่ที่องค์กรหรือหน่วยงานที่มีเงินทุนหมุนเวียนสูง เพราะฉะนั้นการศึกษาทางด้านระบบวิเคราะห์เชิงตัวเลขและการคำนวณเชิงตัวเลขสำหรับการไอลและการถ่ายเทความร้อนจึงเป็นเรื่องสำคัญ ประการแรกจะช่วยให้สามารถใช้ซอฟต์แวร์สำเร็จรูปได้อย่างมีประสิทธิภาพสูงสุดและประการที่สองซึ่งเป็นประการสำคัญ กล่าวคือเมื่อมีความรู้ทางด้านระบบวิเคราะห์เชิงตัวเลขและการคำนวณเชิงตัวเลขสำหรับการไอล และการถ่ายเทความร้อนแล้ว จะทำให้สามารถประดิษฐ์โปรแกรมคอมพิวเตอร์หรืออิ่มกว่านั้นพัฒนาต่อไปจนเป็นซอฟต์แวร์สำเร็จรูปไว้ใช้งานเองได้โดยไม่ต้องพึ่งพาซอฟต์แวร์ทางการค้าที่มีราคาแพง

เป็นที่ทราบกันโดยทั่วไปว่าพฤติกรรมการไอลสามารถแสดงได้ด้วยสมการความต่อเนื่อง (Continuity Equation) และสมการนาเวียร์สโตคส์ (Navier-Stokes Equations) ซึ่งสมการดังกล่าวได้มาจากการถูกอนุรักษ์มวลและโมเมนตัมตามลำดับ สำหรับพุติกรรมการถ่ายเทความร้อนนั้นสามารถแสดงได้ด้วยสมการอนุรักษ์พลังงานซึ่งในบางกรณีสามารถลดครุภัลงได้เป็นสมการอุณหภูมิ (Temperature Equation) ซึ่งสมการทั้งหมดที่กล่าวมาจะอยู่ในรูปของสมการเชิงอนุพันธ์ย่อยแบบไม่เชิงเส้น การแก้สมการดังกล่าวด้วยระบบวิเคราะห์เชิงตัวเลขนั้นทำได้โดยการแปลงระบบสมการเชิงอนุพันธ์ย่อยให้อยู่ในรูปของระบบสมการพิเศษคณิตแล้วจึงทำการคำนวณด้วยวิธีเชิงตัวเลขซึ่งมีอยู่

หาระบบที่มีด้วยกันโดยมีทั้งการแก้โดยตรง (Direct Methods) และการกระทำซ้ำ (Iterative Methods) แต่เนื่องด้วยความไม่เชิงเส้นของสมการ วิธีการแก้โดยตรงจึงเป็นวิธีการที่ไม่เหมาะสม โดยเป็นที่ทราบกันดีว่าการแก้สมการไม่เชิงเส้นนั้นการแก้โดยวิธีการกระทำซ้ำจะเหมาะสมกว่า แต่วิธีการกระทำซ้ำจะมีข้อด้อยตรงที่ต้องใช้ระยะเวลาในการคำนวณมาก แต่ด้วยความพยายามของนักคำนวณ เชิงตัวเลขในอดีตจึงได้มีการกันพบวิธีการทำให้เวลาที่ใช้ในการคำนวณนั้นอย่างลึกลึกลงแม้จะใช้วิธีการแก้ด้วยวิธีการกระทำซ้ำวิธีเดิมก็ตาม ซึ่งต่อมาเรียกวิธีนี้ว่า “ระเบียนวิธีมัลติกริด” (Multigrid Method) โดยจะกล่าวในรายละเอียดต่อไป



รูปที่ 1.1 แสดงการสร้างกริด (a) แบบชุดเดียว และ (b) แบบหลายชุด บนโดเมนที่เกิดจากสี่เหลี่ยมหลายรูป

การคำนวณด้วยระเบียนวิธีเชิงตัวเลขซึ่งในขั้นตอนแรกนั้นจะต้องทำการกำหนดขอบเขต หรือ โดเมน (Domain) ของปัญหาที่สนใจ จากนั้นกำหนดจุดที่จะทำการคำนวณและเก็บค่าที่ต้องการลงไว้ในขอบเขตของปัญหาซึ่งกระบวนการนี้จะทำโดยการลากเส้นตรงในแนวตั้งตามจำนวนที่ต้องการและลากเส้นตรงในแนวโนนตามจำนวนที่ต้องการเช่นกัน จากนั้นกำหนดให้จุดที่เกิดจากการตัดกันของเส้นในแนวโนนกับเส้นในแนวตั้งนั้นเป็นจุดที่จะทำการคำนวณและเก็บค่าตัวแปรที่เกี่ยวข้องซึ่งกรรมวิธีนี้จะเรียกว่า “การสร้างกริด” (Grid Generation) และกริดในลักษณะดังกล่าวจะเรียกว่า “กริดแบบพิกัดฉาก” (Cartesian Grid) ซึ่งหาก โดเมน มีลักษณะเป็นรูปสี่เหลี่ยม การสร้างกริดในลักษณะนี้สามารถกระทำได้โดยง่าย และกริดที่ได้จะมีโครงสร้างที่เป็นระบบแน่นอนสอดคล้องกับรูปแบบการจัดเก็บตัวตัวแปรในการเขียนโปรแกรมคอมพิวเตอร์ ถ้าหาก โดเมน กิจขึ้นจากการประกอบกัน

ของสี่เหลี่ยมหลากรูปดังเช่นในรูปที่ 1.1 (โดยมีตัวอย่างที่มีการแรเงา) ซึ่งการสร้างกริดตามกรัมวิธีที่กล่าวมาข้างต้นเป็นการสร้างกริดเพียงชุดเดียวบนโดยmen โดยถ้าทำการสร้างกริดเพียงชุดเดียวผลที่ได้จะเป็นไปตามรูปที่ 1.1(a) จะพบว่ามีจุดบางส่วนในบริเวณพื้นที่สี่เหลี่ยมซึ่งอยู่นอกเขตของโดยmen และเมื่อทำการเก็บค่าของตัวแปรสำหรับการประมวลผลด้วยโปรแกรมคอมพิวเตอร์แล้วบริเวณดังกล่าวก่อให้เกิดการสิ้นเปลืองหน่วยความจำของคอมพิวเตอร์โดยไม่จำเป็นและยิ่งไปกว่านั้นในระหว่างกระบวนการคำนวณจำเป็นต้องมีกรัมวิธีที่ใช้ตรวจสอบเงื่อนไขเพื่อจำกัดขอบเขตของจุดที่จะต้องทำการคำนวณซึ่งนอกจากจะทำให้เกิดความยุ่งยากในการเขียนโปรแกรมแล้วในมุมมองของการเขียนโปรแกรมคอมพิวเตอร์การตรวจสอบแต่ละเงื่อนไขนั้นต้องใช้เวลาในการประมวลผลของคอมพิวเตอร์บางส่วนถึงแม้จะไม่มากแต่เวลาจากการตรวจสอบทุกเงื่อนไขในแต่ละรอบการคำนวณนั้นมีความทุกรอบแล้วถือว่ามากพอที่จะทำให้การคำนวณต้องใช้เวลานานขึ้น วิธีแก้ไขทำได้โดยการแบ่งโดยmen หลักออกเป็นโดยmen ย่อยรูปสี่เหลี่ยมมากกว่าหนึ่งรูปและสร้างกริดชุดเดียวบนโดยmen ย่อยนั้นผลที่ได้จะเป็นดังรูปที่ 1.1(b) การเก็บข้อมูลของการเขียนโปรแกรมคอมพิวเตอร์สำหรับวิธีนี้สามารถทำได้โดยง่ายโดยการเก็บข้อมูลของแต่ละส่วนแยกเป็นอิสระจากกันและไม่จำเป็นต้องเก็บข้อมูลในบริเวณพื้นที่สี่เหลี่ยมและแต่ละส่วนก็ทำการคำนวณตามปกติโดยไม่ต้องมีการตรวจสอบเงื่อนไขเพื่อจำกัดขอบเขตบริเวณของจุดที่ต้องคำนวณ ยิ่งไปกว่านั้นจำนวนจุดในแต่ละโดยmen ย่อยไม่จำเป็นต้องเท่ากันดังที่แสดงในรูปที่ 1.1(b) เป็นผลให้สามารถเพิ่มจำนวนจุดในโดยmen ย่อยที่ต้องการความละเอียดของข้อมูลได้และลดจำนวนจุดในโดยmen ย่อยที่มีการเปลี่ยนแปลงน้อยได้ งานที่เพิ่มเข้ามาสำหรับกรณีนี้คือการทำให้ข้อมูลในแต่ละส่วนย้อนนั้นมีความสอดคล้องกันโดยจะใช้กรัมวิธีพิเศษจัดการกับข้อมูลบริเวณรอยต่อของแต่ละโดยmen วิธีดังกล่าวนี้เรียกว่า “บล็อก” (Block) อย่างไรก็ตามเมื่อพิจารณาการคำนวณของแต่ละบล็อกแล้วพบว่าขณะทำการคำนวณนั้นแต่ละบล็อกมีการคำนวณที่เป็นอิสระจากกัน โดยมีเพียงขั้นตอนพิเศษเฉพาะที่บริเวณรอยต่อของแต่ละบล็อกเท่านั้นที่ทุกบล็อกไม่เป็นอิสระจากกัน เพราะฉะนั้นการคำนวณแต่ละบล็อกสามารถคำนวณไปพร้อม ๆ กันได้ซึ่งจะกล่าวในรายละเอียดต่อไปในเทคนิคบล็อกและรวมถึงวิธีการที่จะคำนวณทุกบล็อกไปพร้อม ๆ กันด้วย

แม้ว่าความเจริญก้าวหน้าด้านเทคโนโลยีคอมพิวเตอร์จะรุดหน้าไปอย่างรวดเร็วมากก็ตามแต่สำหรับคอมพิวเตอร์ส่วนบุคคล (Personal Computer [PC]) แล้ว จึงจำกัดทางด้านความเร็วและหน่วยความจำของคอมพิวเตอร์นั้นเป็นตัวกำหนดปริมาณงานที่ทำได้ในการคำนวณ ซึ่งการคำนวณในกรณีที่ปัญหามีขนาดใหญ่มากนั้นระยะเวลาที่ใช้แม้จะไม่มากแต่ก็ไม่เป็นที่น่าพอใจหากเวลาที่ใช้นั้นเกี่ยวพันกับเงื่อนไขของเวลาที่ใช้ในการออกแบบผลิตภัณฑ์ ยิ่งไปกว่านั้นหากปริมาณงานนั้นมีขนาดใหญ่มากเกินขีดจำกัดของหน่วยความจำคอมพิวเตอร์ส่วนบุคคลเครื่องนั้น ๆ การประมวลผล

จะเกิดขึ้นไม่ได้เลยแม้ว่าคอมพิวเตอร์ส่วนบุคคลเครื่องดังกล่าวจะมีคุณลักษณะเฉพาะทางด้านความเร็วสูงมากก็ตาม การเลือกที่จะไปประมวลผลบนชุดเปอร์คอมพิวเตอร์ (Supercomputer) นั้น ไม่อาจจะกระทำได้สำหรับองค์กรหรือหน่วยงานขนาดเล็กที่ไม่มีเงินทุนมากพอที่จะมีชุดเปอร์คอมพิวเตอร์ไว้ในความครอบครอง แนวทางปฏิบัติที่เป็นไปได้คือการนำคอมพิวเตอร์ส่วนบุคคลที่มีอยู่มาเชื่อมต่อกันผ่านเครือข่าย (Network) จากนั้นแบ่งปริมาณงานออกเป็นส่วนย่อยหลายส่วนแล้ว ให้คอมพิวเตอร์แต่ละเครื่องทำการคำนวณงานในส่วนย่อยนั้น การคำนวณในลักษณะนี้เรียกว่า “การคำนวณแบบขนาน” (Parallel Computing) และการนำคอมพิวเตอร์จำนวนหลายเครื่องมาเชื่อมต่อกันผ่านเครือข่ายเรียกว่า “คลัสเตอร์” (Cluster) อย่างไรก็ตามการคำนวณแบบขนานนั้นสามารถประยุกต์ใช้กับเทคนิคแมตติบล็อกได้เป็นอย่างดีซึ่งจะแสดงในรายละเอียดต่อไป

## 1.2 วัตถุประสงค์การวิจัย

พัฒนาโปรแกรมคอมพิวเตอร์สำหรับการคำนวณแบบขนานโดยใช้เทคนิคแมตติบล็อกร่วมกับระบบเบียนบวชิมัลติกริดเพื่อลดเวลาที่ใช้ในการคำนวณและเพื่อรองรับข้อมูลจำนวนมหาศาลสำหรับจำลองการไฟลและอุณหภูมิในโดเมนที่มีความซับซ้อน

## 1.3 สมมติฐานการวิจัย

ของไฟลที่พิจารณาเป็นอาณาที่มีพฤติกรรมแบบก้าซอุดมคติและพิจารณาการไฟลในสภาพแวดล้อมตัวโดยที่การไฟลเป็นแบบไม่อัดตัว

## 1.4 ข้อตกลงเบื้องต้น

สำหรับคลัสเตอร์นั้น คอมพิวเตอร์แต่ละเครื่องจะเรียกว่า “โหนดคำนวณ” (Compute Node) หรือเรียกโดยย่อว่า “โหนด” ซึ่งแต่ละโหนดจะมีหน่วยประมวลผลกลาง (Central Processing Unit, CPU) เพียงหนึ่งหน่วย และเรียกแต่ละโปรแกรมที่ถูกประมวลผลอยู่บนหน่วยประมวลผลกลางนั้นว่า “กระบวนการ” (Process) นั่นหมายความว่าหน่วยประมวลผลกลางสามารถทำการประมวลผลหลายกระบวนการในขณะเดียวกันได้

## 1.5 ขอบเขตของการวิจัย

โดเมนที่พิจารณาเป็นโดเมนที่มีลักษณะเป็นรูปสี่เหลี่ยมผืนผ้าหรือรูปสี่เหลี่ยมจัตุรัสหรือสามารถแยกออกเป็นโคนamenย่อยๆ รูปสี่เหลี่ยมผืนผ้าหรือรูปสี่เหลี่ยมจัตุรัสได้ ดังนั้นจะไม่พิจารณาโดเมนรูปสี่เหลี่ยมใด ๆ และไม่พิจารณารูปทรงเรขาคณิตรูปอื่น ในส่วนของกริดที่ใช้จะพิจารณาเฉพาะกริดที่มีโครงสร้างแบบพิกัดฉาก (Structured Cartesian Grid) เท่านั้น

## 1.6 ประโยชน์ที่คาดว่าจะได้รับ

1.6.1 ได้โปรแกรมคอมพิวเตอร์สำหรับการคำนวณแบบขนานเพื่อคำนวณปัญหาการไฟฟ้า และ การถ่ายเทความร้อนได้หลากหลายรูปทรงที่มีลักษณะสี่เหลี่ยมผืนผ้าหรือสี่เหลี่ยมจัตุรัส หรือ รูปทรงที่เกิดจากการรวมกันของสี่เหลี่ยมผืนผ้าและสี่เหลี่ยมจัตุรัสหลายรูป

1.6.2 ได้บทความตีพิมพ์ในเอกสารการประชุมวิชาการทั้งในระดับประเทศและนานาชาติ และบทความตีพิมพ์ในวารสารระดับนานาชาติ

## บทที่ 2

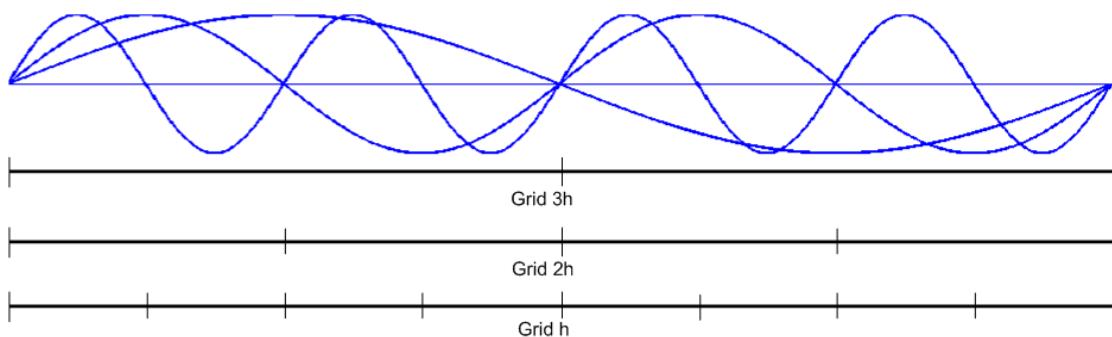
### ปริทัศน์วรรณกรรมและงานวิจัยที่เกี่ยวข้อง

ขอบข่ายงานสำหรับวิทยานิพนธ์นี้เป็นการประยุกต์ใช้ระเบียบวิธีเชิงตัวเลขและวิธีการคำนวณซึ่งประกอบไปด้วยสามส่วนหลักได้แก่ การประยุกต์ใช้ระเบียบวิธีมัลติกริด เทคนิคการคำนวณแบบมัลติล็อก และกระบวนการการคำนวณแบบขนาด ดังรายละเอียดต่อไปนี้

#### 2.1 ระเบียบวิธีมัลติกริด

แนวคิดมูลฐานของระเบียบวิธีกริดหลายระดับหรือระเบียบวิธีมัลติกริดคือการรวมการคำนวณที่กระทำบนระดับขนาดของกริดที่แตกต่างกัน โดยการใช้ผลเฉลยจากระดับขนาดอันหนึ่งอันได้ไปทำลายองค์ประกอบของความผิดพลาดบนอีกระดับขนาดหนึ่ง ค่าองค์ประกอบของความผิดพลาดที่เกิดจากการคำนวณเชิงตัวเลขนั้นมีอิทธิพลที่ด้วยอนุกรมฟูเรียร์แล้วสามารถที่จะพิจารณาได้ว่าเป็นการรวมกันอย่างเชิงเส้นของฟังก์ชันคลื่นรูปไซน์และโคงไซน์ที่ความยาวคลื่นระดับขนาดต่าง ๆ ซึ่งเป็นที่ทราบกันอย่างแพร่หลายว่าด้วยคุณลักษณะของการคำนวณแบบกระทำช้าโดยทั่วไปนั้นมีประสิทธิภาพสูงในการกำจัดค่าองค์ประกอบของความผิดพลาดที่มีค่าความยาวคลื่นต่ำหรืออิกนิยหนึ่งเพียงเพื่อทำให้ค่าความผิดพลาดนั้นราบเรียบขึ้น กล่าวคือคุณลักษณะของการคำนวณแบบกระทำช้าโดยทั่วไปนั้นล้มเหลวต่อการทำให้ค่าความผิดพลาดลดลงจากรูปที่ 2.1 พนว่าคลื่นรูปไซน์หรือโคงไซน์ใด ๆ จะมีค่าช่วงความยาวคลื่นสั้นเมื่อเปรียบเทียบกับขนาดของกริดหานและจะมีค่าช่วงคลื่นยาวขึ้นเมื่อเปรียบเทียบกับขนาดของกริดที่ละเอียดกว่า ซึ่งเป็นที่ทราบกันดีว่าหากขนาดของกริดยิ่งมีขนาดเล็กหรือจำนวนของกริดยิ่งมีจำนวนมากจะเป็นผลให้ได้มาซึ่งค่าความถูกต้องของผลเฉลยสูงแต่ผลลัพธ์ในทางกลับกันคือเมื่อจำนวนกริดมากขึ้นจำนวนค่าองค์ประกอบของความผิดพลาดช่วงคลื่นยาวนั้นมากขึ้นตาม เป็นผลให้การลดลงของค่าความผิดพลาดเป็นไปอย่างล้าช้าเนื่องจากค่าองค์ประกอบของความผิดพลาดช่วงคลื่นสั้นจะถูกกำจัดอย่างรวดเร็วในช่วงแรกของการทำช้าคงเหลือไว้แต่เพียงค่าองค์ประกอบของความผิดพลาดช่วงคลื่นยาวซึ่งยากต่อการทำช้าให้หมดไปโดยเร็ว จากที่กล่าวไว้ข้างต้นว่าคลื่นรูปไซน์หรือโคงไซน์ช่วงคลื่นยาวใด ๆ จะมีลักษณะสั้นเมื่อพิจารณาบนขนาดของกริดที่หานกว่า เพราะฉะนั้นจึงเป็นที่มาของระเบียบวิธีกริดหลายระดับซึ่งจะใช้จำนวนของกริดหลายชุดโดยให้แต่ละชุดทำการกำจัดค่าองค์ประกอบของความผิดพลาดที่มีขนาดของกริดและความคลื่นที่สอดคล้องกัน

แม้ว่าระเบียบวิธีมัลติกริดจะมีการใช้งานกันมาอย่างยาวนานอย่างธรรมเนียมปฏิบัติแม้แต่ในยุคที่ไม่มีคอมพิวเตอร์ส่วนบุคคล (ก่อนทศวรรษที่ 60) ซึ่งทฤษฎีทางระเบียบวิธีมัลติกริดได้รับการตีพิมพ์ครั้งแรกโดย R.P. Fedorenko ชาวรัสเซีย ในปี ค.ศ. 1961 และ 1964 และถัดมาในปี ค.ศ. 1966 และ 1971 โดย N.S. Bakhvalov และ G.P. Astrakhantsev ตามลำดับ ซึ่งนบทความในขณะนั้นตีพิมพ์โดยโอลก่ามายาตวันออกเสียงส่วนใหญ่และไม่ได้รับความสนใจจากโอลก่ามายาตวันตกเท่าที่ควร จนกระทั่งในปี ค.ศ. 1977 Achi Brandt ชาวอิสราเอล ได้ตีพิมพ์บทความที่ทำให้ชาวโอลก่าได้รู้จักและให้ความสนใจในศักยภาพและประโยชน์อันทรงคุณค่าของระเบียบวิธีมัลติกริด ด้วยเหตุนี้เองจึงถือได้ว่า Achi Brandt ได้รับการยกย่องให้เป็นบิดาแห่งระเบียบวิธีมัลติกริด หลังจากนั้นผู้คนเริ่มให้ความสนใจและศึกษาเรื่องระเบียบวิธีมัลติกริดเรื่อยมาจนกระทั่งเข้าสู่ยุคทองของระเบียบวิธีมัลติกริดในทศวรรษที่ 80 ทฤษฎีจำนวนนวนมากได้มีการตีพิมพ์ในทศวรรษนี้จนทำให้ระเบียบวิธีมัลติกริดกลายเป็นระเบียบวิธีมาตรฐานในการหาผลเฉลยของปัญหาในหลากหลายสาขา ณ เวลานี้เองกลุ่มผู้ใช้ระเบียบวิธีมัลติกริดได้มีการรวมตัวกันจัดตั้งเป็นสมาคมขนาดใหญ่และได้จัดให้มีการประชุมสัมมนาปรึกษา และเปลี่ยนองค์ความรู้สืบเนื่องกันมาโดยตลอด



รูปที่ 2.1 แสดงค่าองค์ประกอบของความผิดพลาดเมื่อเปรียบเทียบกับกริดแต่ละขนาด

## 2.2 เทคนิคแม่ลูกตินธ์อ่า

ความซับซ้อนอีกประการหนึ่งในการแก้ปัญหาทางด้านพลศาสตร์ของไอลคือความซับซ้อนทางรูปร่างของขอบเขตที่พิจารณาหรือรูปทรงของปัญหา กล่าวคือขอบเขตของปัญหามีลักษณะที่ยากต่อการสร้างกริดที่มีโครงสร้างต่อเนื่องแบบพิกัด笛卡尔 (Structured Cartesian Grid) เพียงชุดเดียว ให้ครอบคลุมบริเวณทั้งหมด แนวทางปฏิบัติที่นิยมอย่างแพร่หลายคือการแบ่งขอบเขตหลักที่มีรูปร่างซับซ้อนออกเป็นขอบเขตย่อยที่มีลักษณะเรียบง่ายเชิงเรขาคณิต จากนั้นทำการสร้างกริดบนแต่ละขอบเขตย่อยอย่างเป็นอิสระต่อ กันซึ่งวิธีนี้เป็นที่ทราบกันดีในนามของเทคนิคแมลติบล็อก การสร้างกริด

สำหรับมัดติบล็อกสามารถจำแนกออกเป็น 2 วิธี ตามลักษณะกริดบริเวณรอยต่อระหว่างบล็อก ได้แก่ การสร้างกริดแบบเหลี่ยม (Overlapping Grid) และการสร้างกริดแบบต่อ (Patched Grid) ดังแสดงในรูปที่ 2.2(a) และ 2.2(b) ตามลำดับ การสร้างกริดแบบเหลี่ยมนั้นมีการซ้อนทับกันของกริดระหว่างบล็อกที่ประชิดกัน การสร้างกริดในลักษณะนี้มีความยืดหยุ่นในการสร้างและเข้ากันกับรูปทรงที่ซับซ้อนได้ดีกว่า แต่มีปัญหาในเรื่องการทำให้ปริมาณต่าง ๆ บริเวณที่เกิดการซ้อนทับกันให้เป็นไปตามกฎการอนุรักษ์ สำหรับกริดแบบต่อนั้น แต่จะบล็อกเชื่อมต่อกันที่เส้นกริดร่วมโดยไม่มีการซ้อนทับ กริดลักษณะนี้ง่ายต่อการทำให้ปริมาณต่าง ๆ บริเวณรอยต่อเป็นไปตามกฎการอนุรักษ์ แต่มีข้อจำกัดในการสร้าง

สำหรับงานวิจัยที่ผ่านมาเกี่ยวกับเทคนิคմัลติบล็อกสามารถสรุปได้ดังนี้

Rai (1985) ใช้กริດแบบต่อ กับปัญหาการ ให้ความเร็วหนึ่งเดียวที่ผ่านทางระบบ กอง การหักเหของคลื่นเสียงบนทางลาดชัน และคลื่นกระแทกหนึ่งมิติในท่อ ซึ่งตรงบริเวณรอยต่อ ระหว่างบล็อกจะบังคับให้เป็นไปตามกฎการอนุรักษ์ การหาค่าบริเวณรอยต่อกระทำโดยการกำหนด ให้บล็อกแรกหาค่าตรงรอยต่อ โดยอ้อมผ่านทางสมการผลต่างซึ่งต้องอินทิเกรตไฟลักรซ์จากบล็อกที่ ส่อง จนนั้นเมื่อได้แก้ปัญหานบนบล็อกแรกแล้ว ค่าตรงบริเวณรอยต่อของบล็อกที่ส่องได้จากการ ประมาณค่าในช่วงโดยใช้ค่าจากบล็อกแรก

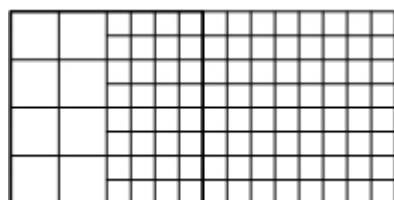
Lee และ Chiu (1992) ใช้กริดแบบต่อ กันปั๊ม ทำการ ไหล่ผ่านขั้นก้าบหลัง (Backward-Facing-Step Flow) การ ไหล่ในท่อแยกรูปตัวที และการ ไหล่แยกในเส้นเลือด (Aortic Bifurcation Flow) ซึ่ง ได้ประเมินผลของการ ใช้แพนวิชีในการหาค่าที่ร้อยต่อของบล็อกคู่ประชิดระหว่างการ สอดคล้องกับกฎการอนุรักษ์และการ ไม่คำนึงถึงกฎการอนุรักษ์ โดยได้แสดงให้เห็นว่าแบบที่สองจะ มีความ ไม่رابเรียบของเส้นความดันคงที่ตรงรอยต่อแม้ว่าความเร็วจะ慢เรียบก็ตาม ยิ่งไปกว่านั้น ความ ไม่ต่อเนื่องของเส้นปริมาณคงที่จะมีผลกระทบอย่างรุนแรงเมื่อร้อยต่ออยู่ตรงบริเวณที่มีการ หมุนวน

Wright และ Shyy (1993) ได้ใช้กริดแบบเหลี่อมกับปัญหาที่มีความซับซ้อนทางรูปร่างสูงซึ่งได้แสดงถึงศักยภาพทางความยืดหยุ่นของการสร้างกริดแบบเหลี่อมที่มีเหนือกว่ากริดแบบต่อ ทั้งนี้ บริเวณที่มีการซ่อนทับกันเกิดจากการเหลี่อมลำดองกริดมากกว่าสองบล็อก กรรมวิธีในการหารือต้องรออยู่ต่อนั้นจะใช้การประมาณค่าในช่วงจากบล็อกใดนั้น ได้ถูกนำเสนอในบทความนี้ โดยการกำหนดศิทธิ์การมาก่อน (Priority) ของแต่ละบล็อกไว้ บล็อกที่มีศิทธิ์ก่อนจะถูกนำมาใช้ในการประมาณค่าในช่วงให้แก่ค่าตຽรงรออยู่ต่อของบล็อกที่กำลังพิจารณา

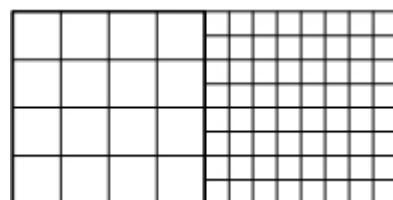
Wang (1995) ใช้กริดแบบเหลี่ยมสำหรับแก้สมการอย่างเลอเรอร์ โดยได้นำเสนอวิธีการใหม่สำหรับการหาค่าต้องรอยต่อระหว่างบล็อกของกริดแบบเหลี่ยม ทั้งนี้เนื่องด้วยความไม่สมดุลของค่าอัตราการไหลดต้องรอยต่อเป็นปัจจัยหลักของกริดลักษณะนี้ บทความนี้ได้รวมวิธีการของกริดแบบ

ต่อและกริดแบบเหลี่อมให้เป็นอันหนึ่งอันเดียวกัน โดยวิธีการที่นำเสนอบนว่าให้ผลที่ดีกว่าวิธีการแบบเดิมของกริดแบบเหลี่อม โดยตรงบริเวณรอยต่อนั้นมีความสมดุลของค่าอัตราการไหลทั้งการวิเคราะห์ในแบ่งคณิตศาสตร์และเชิงตัวเลข

Liu และ Shyy (1996) ใช้กริดแบบต่อ กับ การไหลแบบรานเรียนผ่านใบพัด โดยจะทำการประมาณค่าในช่วงสำหรับการไหลของโมเมนตัมจากบล็อกข้างเคียงและนำไปเป็นพจน์ก่อกำเนิดในสมการโมเมนตัมและได้นำเสนอวิธีการในการหาค่าตรงรอยต่อเพื่อให้มีความสมดุลการไหลของมวลผ่านทางสมการความดันแก้ไข 2 วิธีคือ วิธีแรก บล็อกคู่ประชิดจะใช้อัตราการไหลของมวลจากบล็อกข้างเคียงเป็นค่าเงื่อนไขที่ขอบของสมการความดันแก้ไขสำหรับบล็อกที่กำลังพิจารณาสำหรับวิธีที่สอง บล็อกแรกจะใช้ค่าอัตราการไหลของมวลจากบล็อกที่สองเป็นค่าเงื่อนไขที่ขอบของสมการความดันแก้ไข เช่นเดียวกันกับวิธีแรกจากนั้นทำการประมาณค่าในช่วงความดันแก้ไขไปยังบล็อกที่สองเพื่อใช้เป็นค่าเงื่อนไขที่ขอบในสมการความดันแก้ไข



(a)



(b)

รูปที่ 2.2 (a) แสดงกริดแบบเหลี่อม (Overlapping Grid)

(b) แสดงการสร้างกริดแบบต่อ (Patched Grid)

### 2.3 การคำนวณแบบขาน

จากกล่าวได้ว่า การจำลองเชิงตัวเลข (Numerical Simulation) นั้นได้เข้ามา มีบทบาทอันสำคัญต่อ วงการวิทยาศาสตร์มาก บอยครั้งการทดลองเพื่อทดสอบทฤษฎีไม่อาจจะเป็นไปได้ด้วยเงื่อนไขของเวลา ค่าใช้จ่ายหรือแม้กระทั่งอาจจะผิดหลักจรรยาบรรณ การจำลองเชิงตัวเลขจึงถูกถูกยกย่องว่าเป็นเครื่องมือที่สำคัญสำหรับวงการวิทยาศาสตร์ แผนใหม่ ปัญหาทางวิทยาศาสตร์จำนวนมาก มีความซับซ้อนสูง การจำลองเชิงตัวเลขจึงอาจจะต้องใช้คอมพิวเตอร์สมรรถนะสูงกว่าปกติมากในการดำเนินการ ปัญหาที่มีความซับซ้อนสูงที่ถือว่า เป็นสิ่งท้าทายสำหรับวงการวิทยาศาสตร์ได้แก่

- เกมีความตั้ม กลศาสตร์สัมพัทธภาพ
- จักรวาลและอวกาศ
- พลศาสตร์ของไหลเชิงคำนวณและการจำลองความปั่นป่วน

- การออกแบบวัสดุ และ ตัวนำยิงิยาด
- ชีววิทยา เกสัชศาสตร์ ลำดับโครโน่โชน พันธุ์วิศวกรรม
- แพทยศาสตร์ และ การจำลองแบบอวัยวะและกระดูก
- การจำลองสภาพอากาศและ สิ่งแวดล้อมโลก

ปัญหาอันท้าทายเหล่านี้เริ่มมีปรากฏในตอนปลายทศวรรษที่ 1980 ซึ่งนำไปสู่การพัฒนาการคำนวณสมรรถนะสูงต่อไป

รัฐบาลสหราชอาณาจักรได้ใช้คอมพิวเตอร์สมรรถนะสูง โดยในช่วงสงครามโลกครั้งที่ 2 กองทัพสหราชอาณาจักรได้ทุ่มทุนสร้างศูนย์ ENIAC (Electronic Numerical Integrator And Computer) ขึ้นมาเพื่อเร่งการคำนวณในกองทหารปืนใหญ่ และ 30 ปีหลังจากสงครามโลกครั้งที่ 2 รัฐบาลสหราชอาณาจักรได้ใช้คอมพิวเตอร์สมรรถนะสูงในการออกแบบหัวรบนิวเคลียร์ (Nuclear Weapon) การทำลายรหัส (Break Codes) และงานทางด้านระบบปรักษาความปลอดภัย ซึ่งเป็นคอมพิวเตอร์ที่สามารถรับรู้และแก้ไขข้อผิดพลาดที่อาจเกิดขึ้นได้ในขณะนั้น แต่เนื่องด้วยราคาต่อหน่วยของซึ่งเป็นคอมพิวเตอร์สมรรถนะสูงสุดที่สามารถสร้างได้ในขณะนั้น แต่เนื่องด้วยราคาน้ำยาของซึ่งเป็นเครื่องคำนวณที่ต้องใช้พลังงานสูงมาก จึงต้องมีการพัฒนาเทคโนโลยีใหม่ๆ ไม่นานซึ่งเป็นคอมพิวเตอร์ที่มีความสามารถในการคำนวณในหน่วยงานอุตสาหกรรมหนักในเมืองหลวง และ 30 ปีถัดจากนั้น ทั่วโลกได้มีการใช้ซึ่งเป็นคอมพิวเตอร์ในกิจการงานทางธุรกิจและในเวลาต่อมาคำจำกัดความของคำว่าซึ่งเป็นคอมพิวเตอร์ได้เปลี่ยนไป ซึ่งเดิมหมายถึงคอมพิวเตอร์หน่วยประมวลผลกลางเดียวซึ่งต้องทำงานร่วมกันในรูปแบบเดียวกัน แต่ในปัจจุบันซึ่งเป็นคอมพิวเตอร์ที่มีความสามารถในการคำนวณในหน่วยประมวลผลกลางนับพันหน่วย ได้รวมถึงคอมพิวเตอร์แบบขนาดที่ประกอบไปด้วยหน่วยประมวลผลกลางนับพันหน่วย

แนวคิดพื้นฐานสำหรับการคำนวณแบบขนาดน้อย คือ การคำนวณปัญหาต่าง ๆ ด้วยการแบ่งปัญหาออกเป็นส่วนย่อยแล้วทำการคำนวณในแต่ละส่วนย่อยนั้น ไปพร้อมกัน ซึ่งการแบ่งปัญหาอาจจะกระทำได้โดยการแบ่งข้อมูลออกเป็นส่วนย่อยแล้วคำนวณด้วยวิธีการเดียวกันในแต่ละส่วนย่อย หรือโดยการคำนวณด้วยวิธีการที่แตกต่างกัน ไปพร้อมกันบนข้อมูลชุดเดียวกัน แบบแรกเรียกว่าการคำนวณชุดข้อมูลแบบขนาด (Data Parallelization) และแบบที่สองคือ การคำนวณการทำงานแบบขนาด (Functional Parallelization)

สำหรับงานวิจัยทางด้านการคำนวณแบบขนาดที่ผ่านมาพัฒนาไปอย่างต่อไปนี้ Lonsdale และ Schuller (1993) ได้ทำการทดสอบประสิทธิภาพของการคำนวณด้วยกระบวนการ การคำนวณแบบขนาดบนสถาปัตยกรรมหน่วยความจำแบบกระจายร่วมกับระบบเบิกบานชีมลติกิตติ

จุดประสงค์เพื่อค้นหาว่าตัวแปรระบบสมการเชิงเส้นใดที่ยังคงรักษาประสิทธิภาพไว้ได้ดีเมื่อใช้กับการคำนวณแบบบานานและระเบียบวิธีมัลติกридเพื่อแก้ปัญหาที่มีความซับซ้อนทางรูปทรง โดยได้ทำการแบ่งโอดเมนหลักที่ซับซ้อนออกเป็นโอดเมนย่อยอย่างง่ายแล้วประยุกต์ใช้ระเบียบวิธีมัลติกридในแต่ละโอดเมนย่อยซึ่งจำนวนบล็อกต่อจำนวนกระบวนการเป็น 1:1

Drikakis (1996) ได้นำเสนอการพัฒนาการคำนวณแบบบานานร่วมกับเทคนิcmัลติบล็อกเพื่อจำลองการไหลแบบรานเรียบสามมิติสำหรับการไหลในท่อหน้าตัดขยายฉับพลัน (Sudden-Expansion Channel) และการไหลในท่อรูปตัวเอส (S-Shaped Channel) เพื่อเปรียบเทียบประสิทธิภาพระหว่างระบบหน่วยความจำร่วมและระบบหน่วยความจำกระจายโดยได้ข้อสรุปที่ว่าประสิทธิภาพของการคำนวณด้วยระบบหน่วยความจำร่วมดีกว่าระบบหน่วยความจำแบบกระจายแต่ทั้งนี้ทั้งนั้นต้องขึ้นอยู่กับสถาปัตยกรรมของระบบคอมพิวเตอร์แบบบานานและระเบียบวิธีเชิงตัวเลขที่ใช้ด้วย

Serafino (1997) ได้ปรับปรุงโปรแกรมคำนวณการไหลอย่างคงตัวอัดตัวไว้ให้ความหนาดีผ่านรูปร่างทางพลศาสตร์อากาศแบบสองและสามมิติด้วยกระบวนการการคำนวณแบบตามลำดับให้เป็นกระบวนการการคำนวณแบบบานานบนสถาปัตยกรรม MIMD หน่วยความจำแยกใช้ชุดคำสั่ง PVM ใน การส่งข้อมูลที่จำเป็นระหว่างกระบวนการสำหรับโปรแกรมการคำนวณนั้นจะทำการคำนวณด้วยเทคนิcmัลติบล็อกและระเบียบวิธีมัลติกридร่วมกัน โดยที่เทคนิcmัลติบล็อกจะซ่อนอยู่ภายในระเบียบวิธีมัลติกридซึ่งในแต่ละระดับกริดจะถูกแบ่งออกเป็นบล็อกจำนวนหลายบล็อกและคำนวณทุกบล็อกด้วยการคำนวณแบบบานาน

Wang และ Ferraro (1999) ใช้กระบวนการการคำนวณแบบบานานร่วมกับระเบียบวิธีมัลติกридคำนวณปัญหาการไหลและอุณหภูมิในขอบเขตปลูกบาศก์ซึ่งโปรแกรมการคำนวณสามารถที่จะแบ่งข้อมูลได้ทั้ง 1, 2 และ 3 มิติ

Vatsa และ Wedan (1999) ได้ทำการปรับปรุงโปรแกรมการคำนวณปัญหาการไหลแบบตามลำดับที่มีอยู่แล้วให้กลายเป็นโปรแกรมการคำนวณแบบบานาน วิธีทางวิศวกรรมถูกนำมาใช้เพื่อให้โปรแกรมการคำนวณมีการเปลี่ยนแปลงน้อยที่สุด

Llorente, Prieto-Matias และ Diskin (2001) ได้ทำการคำนวณแบบบานานร่วมกับระเบียบวิธีมัลติกридกับปัญหาการพาออย่างเดียวและปัญหาการพาผสานกับการแพร่ (Convection-Diffusion) ซึ่งการทำให้กริดห่างขึ้นนั้นจะเป็นแบบกึ่งห่าง (Semi-Coarsening) กล่าวคือจำนวนจุดของกริดจะลดลงในบางทิศทางและคงที่ในบางทิศทาง การคำนวณร่วมกันระหว่างกระบวนการการคำนวณแบบบานานและระเบียบวิธีมัลติกридจะใช้แบบการแบ่งกริด (Multigrid with Grid-Partitioning) สำหรับการทำให้ห่างของกริดนั้นบทความนี้ได้กำหนดจุดวิกฤตที่สามารถทำให้ห่างได้สุดๆ ไว้เพื่อป้องกันการว่างงานของบางกระบวนการที่เมื่อกริดถูกทำให้ห่างจนกระแทกต่ำกว่าจุดวิกฤตจำนวนกริดอาจจะไม่สอดคล้องกับจำนวนกระบวนการทั้งหมดที่มี

Sterk และ Trobec (2003) ทำการคำนวณแบบขนาดร่วมกับระเบียบวิธีมัลติกริดสำหรับปัญหาเชิงเส้นปั๊ซอง (Poisson) สามมิติด้วยการแบ่งกริด (Multigrid with Grid-Partitioning) กล่าวคือจะมีการแบ่งกริดออกเป็นส่วนย่อยเพื่อคำนวณแบบขนาดในแต่ละระดับกริดเมื่อจำนวนจุดน้อยมากจนกระทั่งอัตราส่วนเวลาของการคำนวณต่อเวลาที่ใช้ในการส่งผ่านข้อมูลระหว่างกระบวนการมีค่าน้อยกริดจะถูกรวบรวมและส่งให้กระบวนการหลักคำนวณแทน ซึ่งใช้ชุดคำสั่ง MPI ในการส่งผ่านข้อมูลระหว่างกระบวนการ

Jia และ Sundén (2004) ได้นำเสนอวิธีการการคำนวณแบบขนาดสำหรับโปรแกรมการคำนวณแบบมัลติบล็อกสามมิติไว้ 3 วิธีด้วยกัน วิธีการแรกโดยการประมวลผลบน PC-Clusters หน่วยประมวลผลคู่ (1 โนนดมี 2 หน่วยประมวลผลกลาง) ระบบหน่วยความจำร่วมด้วยระบบปฏิบัติการวินโดว์ NT ซึ่งทำการคำนวณแบบขนาดด้วยการโปรแกรมเชิงมัลติเทรด (Multithread Programming) โดยมีจำนวนเทรดเท่ากับจำนวนบล็อก สำหรับเทรดหรือบล็อกที่อยู่ในโนนดเดียวกันจะทำการแลกเปลี่ยนค่าบริเวณรอบต่อตัวของวิธีการแบบหน่วยความจำร่วม และเทรดหรือบล็อกที่อยู่ต่างโนนดกันจะใช้โปรแกรม WinSockets ในการแลกเปลี่ยนค่า วิธีการที่สองจะทำการประมวลผลบนระบบปฏิบัติการลินุกซ์ซึ่งใช้ชุดคำสั่ง MPI ใน การแลกเปลี่ยนค่าตรงบริเวณรอบต่อระหว่างบล็อกที่อยู่ทึ้งต่างโนนด และอยู่ในโนนดเดียวกัน สำหรับวิธีการสุดท้าย จะเป็นการทดสอบระหว่างวิธีการแรกและวิธีการที่สองโดยบล็อกหรือกระบวนการ (1 บล็อกต่อ 1 กระบวนการ) ที่อยู่ในโนนดเดียวกันจะใช้โปรแกรม Pthreads ในการแลกเปลี่ยนค่า และบล็อกที่อยู่ต่างโนนดกันจะใช้ชุดคำสั่ง MPI จากการทดสอบพบว่าวิธีแรกมีประสิทธิสูงสุดแต่ในการพัฒนาโปรแกรมนั้นต้องใช้เวลาและความพยายามมากกว่าสองวิธีหลัง ซึ่ง Jia และ Sundén (2004) ได้ให้ข้อสรุปว่าในมุมมองทางด้านวิศวกรรมแล้ววิธีสุดท้ายจะคุ้มทุนกว่าสองวิธีแรก

## 2.4 เทคนิคการคำนวณและการประยุกต์ใช้งาน

ที่กล่าวมาข้างต้นเป็นงานวิจัยที่ผ่านมาที่มีการประยุกต์ใช้ระเบียบวิธีมัลติกริด เทคนิค�ัลติบล็อก และการคำนวณแบบขนาด ซึ่งงานส่วนใหญ่จะใช้เพียงระเบียบวิธีใดวิธีหนึ่งหรือรวมเทคนิคการคำนวณของสองวิธีเข้าด้วยกัน ซึ่งมีงานจำนวนน้อยที่จะใช้ทั้งสามเทคนิคร่วมกัน แต่อย่างไรก็ตามงานวิจัยที่มีการประยุกต์ใช้เทคนิคการคำนวณทั้งสามเข้าด้วยกันนั้นจะเน้นไปที่การทดสอบประสิทธิภาพการคำนวณแบบขนาดบนระบบสถาปัตยกรรมที่แตกต่างกันมากกว่าไม่ว่าจะเป็นการคำนวณบนสถาปัตยกรรมแบบหน่วยความจำร่วมหรือสถาปัตยกรรมแบบหน่วยความจำแยกหรือการคำนวณบนสถาปัตยกรรมแบบสมมติฐาน ซึ่งความแตกต่างกันทางด้านชาร์ดแวร์นี้นำไปสู่การใช้งานซอฟต์แวร์ที่แตกต่างกันนั่นก็คือการใช้ชุดคำสั่งที่แตกต่างกันในการควบคุมการคำนวณแบบขนาด ตัวอย่างเช่น ชุดคำสั่ง MPI โปรแกรม Winsocket และโปรแกรม Pthreads ตามรายละเอียดข้างบน

เป็นด้าน ซึ่งรหัสโปรแกรมคอมพิวเตอร์ (Computer Program Code) ที่เกี่ยวข้องกับการคำนวณทาง พลศาสตร์ของ ไอลนั้นจะมีผู้พัฒนามาก่อนหน้านี้แล้ว งานส่วนใหญ่จะอยู่ที่การนำรหัสโปรแกรม คอมพิวเตอร์ที่มีอยู่แล้วที่เป็นการคำนวณแบบตามลำดับ (Sequential Computing) มาแปลงให้เป็น การคำนวณแบบขนาน

วิทยานิพนธ์นี้จะเป็นการประยุกต์ใช้งานเทคนิคการคำนวณทั้งสามเข้าด้วยกัน โดยรหัส โปรแกรมคอมพิวเตอร์จะถูกออกแบบด้วยแนวคิดของการ โปรแกรมเชิงวัตถุ (Object-Oriented Programming) นั่นคือแต่ละรหัส โปรแกรมคอมพิวเตอร์ย่อยจะถูกพัฒนาแยกเป็นอิสระต่อกันและ จากนั้นจะเรียกส่วน โปรแกรมย่อยนี้ผ่านส่วน โปรแกรมหลักซึ่งสามารถเรียกได้ทั้งการคำนวณแบบ ตามลำดับและการคำนวณแบบขนาน โดยไม่มีผลกระทบต่อรหัส โปรแกรมคอมพิวเตอร์ย่อยเลย ก็ตามคือสามารถเรียกใช้งาน ได้ทั้งการคำนวณแบบตามลำดับและการคำนวณแบบขนาน โดยไม่มี การเปลี่ยนแปลงของรหัส โปรแกรมย่อย

## บทที่ 3

### ระเบียบวิธีเชิงตัวเลขและเทคนิคการคำนวณ

#### (Numerical Method and Computation Techniques)

ในบทนี้จะแสดงรายละเอียดทางด้านเทคนิคการคำนวณที่ใช้และทฤษฎีพื้นฐานทางด้านการไหลและการถ่ายเทความร้อนที่เกี่ยวข้องกับการคำนวณ เริ่มต้นที่หัวข้อ 3.1 เป็นการอธิบายที่มาของสมการที่เกี่ยวข้องกับการไหลและการถ่ายเทความร้อน โดยสังเขปโดยการไหลที่พิจารณาจะเป็นการไหลแบบปั๊มน้ำซึ่งปริมาณต่างๆ จะมีการเปลี่ยนแปลงทั้งต่อเวลาและตำแหน่ง เพราะฉะนั้นสมการที่เกี่ยวข้องจึงถูกแสดงให้อยู่ในรูปสมการค่าเฉลี่ยต่อเวลา (Time-Averaged Equations) เป็นเหตุให้สมการที่ได้เกิดพจน์ที่ไม่สามารถหาคำตอบได้ ด้วยเหตุนี้กรรมวิธี “การจำลองความปั๊มน้ำ” (Turbulence Modeling) จึงถูกนำมาใช้เพื่อจำลองพจน์ดังกล่าวให้อยู่ในรูปตัวแปรอิสระที่สามารถหาค่าได้จาก “สมการการถ่ายโอน” (Transport Equations) ของตัวแปรแต่ละตัว เป็นผลให้เกิดสมการสำหรับ “แบบจำลองความปั๊มน้ำ” (Turbulence Models) ขึ้น โดยได้แสดงรายละเอียดอย่างย่อในหัวข้อ 3.2 และเนื่องด้วยสมการที่เกี่ยวข้องทั้งหมดล้วนถูกแสดงในรูปสมการอนุพันธ์อย่างทำให้ไม่สามารถหาคำตอบได้ด้วยวิธีเชิงตัวเลข ดังนั้นสมการทั้งหมดจึงถูกแปลงให้อยู่ในรูปสมการพีชคณิตด้วยกรรมวิธีที่แสดงในหัวข้อ 3.3 โดยในหัวข้อนี้ยังได้อธิบายถึงวิธีการในการแก้ระบบสมการพีชคณิตที่เกิดขึ้นเพื่อให้มีการถ่วงดุลกันระหว่างเวลาที่ใช้ในการคำนวณและปริมาณหน่วยความจำคอมพิวเตอร์ที่ใช้และเพื่อให้ผลการคำนวณที่ได้มีความสอดคล้องกับกฎเกณฑ์ทางฟิสิกส์ จากนั้นในหัวข้อ 3.4 จะอธิบายถึงเทคนิคการคำนวณสำหรับวิธีการทำซ้ำเพื่อเร่งอัตราการลู่เข้าของผลเฉลย และสุดท้ายในหัวข้อ 3.5 จะแสดงถึง “เทคนิคแมลติบล็อก” (Multiblock Technique) เพื่อแก้ปัญหาความซับซ้อนทางรูปร่างของขอบเขตของปัญหาที่ทำการพิจารณาซึ่งจะพบว่าเทคนิคการแบ่งโดเมนนี้สามารถประยุกต์ใช้ได้เป็นอย่างดีกับ “การคำนวณแบบขนาน” (Parallel Computing) รายละเอียดที่กล่าวมาข้างต้นจะถูกแสดงโดยลำดับดังต่อไปนี้

#### 3.1 สมการแม่บท (Governing Equations)

การไหลที่พิจารณาจะเป็นการไหลที่สภาวะคงตัว (Steady State) และเป็นการไหลที่ไม่สามารถอัดตัวได้ (Incompressible Flow) โดยจะกำหนดให้คุณสมบัติภายในทางอุณหพลศาสตร์

(Intensive Thermodynamic Properties) และคุณสมบัติการถ่ายโอน (Transport Properties) คงที่ตลอดการไหล สมการทางคณิตศาสตร์ที่ใช้อธิบายพฤติกรรมการไหลได้แก่สมการนาวีร์สโตคส์ (Navier-Stokes Equation) ซึ่งประกอบไปด้วยสมการความต่อเนื่อง (Continuity Equation) และสมการโมเมนตัม (Momentum Equations) ดังนี้

สมการความต่อเนื่อง:

$$\frac{\partial}{\partial x_j} (\rho \hat{u}_j) = 0 \quad (3.1)$$

สมการโมเมนตัม:

$$\frac{\partial}{\partial x_j} (\rho \hat{u}_j \hat{u}_i) = -\frac{\partial \hat{p}}{\partial x_i} + \frac{\partial \hat{\tau}_{ij}}{\partial x_j} + \hat{F}_B \quad (3.2)$$

เมื่อ  $\hat{F}_B$  แทนแรงเนื่องจากวัตถุ (Body Forces) ซึ่งจะแตกต่างกันไปตามประเภทของการไหล โดยสมการ (3.1) และ (3.2) สามารถใช้ได้ทั้งกับกรณีการไหลแบบรานเรย์นและแบบปั่นป่วน สำหรับการไหลแบบปั่นป่วนนั้นปริมาณต่าง ๆ จะมีการเปลี่ยนแปลงแบบสุ่มอย่างรวดเร็วต่อเวลา และตำแหน่ง ดังนั้นเครื่องหมาย ‘~’ ที่ปรากฏจะเป็นการระบุค่าของปริมาณต่าง ๆ ที่เวลาใด ๆ ซึ่งการไหลที่พบในชีวิตประจำวันโดยมากจะเป็นการไหลแบบปั่นป่วนแต่มุ่งมองทางวิศวกรรมนั้นจะมุ่งไปที่ค่าเฉลี่ย เพราะขณะนั้น ณ เวลาใด ๆ (Instantaneous Time) ปริมาณต่าง ๆ สามารถแยกออกได้เป็นปริมาณค่าเฉลี่ยต่อเวลา (Time-Averaged Quantities) และปริมาณที่กวัดแก่ว่างกับเวลา (Time-Fluctuating Quantities) ตามความสัมพันธ์ต่อไปนี้

$$\hat{\phi} = \phi + \phi' \quad (3.3)$$

โดยที่  $\phi$  แทนปริมาณ ณ เวลาใด ๆ  $\phi$  แทนปริมาณค่าเฉลี่ยต่อเวลาและ  $\phi'$  แทนปริมาณที่กวัดแก่ว่างกับเวลา และในที่นี้  $\phi$  เป็นตัวแปรโดยทั่วไปใช้แทน  $u_i$ ,  $p$ ,  $\tau_{ij}$  และ  $F_B$  โดยที่ปริมาณค่าเฉลี่ยต่อเวลาสามารถนิยามได้ดังนี้

$$\phi = \frac{1}{T} \int_0^T \hat{\phi} dt \quad (3.4)$$

เมื่อแทนความสัมพันธ์ของปริมาณต่าง ๆ ตามสมการ (3.3) ลงในสมการ (3.1) และ (3.2) จากนั้นทำการเฉลี่ยต่อเวลาในแต่ละสมการจะได้สมการที่อยู่ในรูปค่าเฉลี่ยต่อเวลาเป็น

สมการความต่อเนื่อง:

$$\frac{\partial}{\partial x_j} (\rho u_j) = 0 \quad (3.5)$$

สมการไมemenต้ม:

$$\frac{\partial}{\partial x_j} (\rho u_j u_i) = -\frac{\partial p}{\partial x_i} + \frac{\partial}{\partial x_j} (\tau_{ij} + \bar{\tau}'_{ij}) + F_B \quad (3.6)$$

เพื่อเป็นเกียรติแก้ Osborne Reynolds (1842-1912) นักวิทยาศาสตร์และวิศวกรชาวอังกฤษผู้ซึ่งเขียนสมการนาเวียร์สโตคส์ให้อยู่ในรูปค่าเฉลี่ยหรือตัวแปรค่าเฉลี่ยต่อเวลาของความปั่นป่วนในปี ค.ศ. 1895 นั้นจึงเรียกกระบวนการนี้ว่า “การเฉลี่ยต่อเวลาของเรย์โนลด์” (Reynolds Averaging) และเรียกสมการนี้ว่า “สมการนาเวียร์สโตคส์เฉลี่ยต่อเวลาของเรย์โนลด์” (Reynolds-Averaged Navier-Stokes Equations [RANS]) ซึ่งเมื่อพิจารณาสมการ (3.6) แล้วจะพบว่าผลของการเฉลี่ยต่อเวลาทำให้เกิดพจน์ซึ่งไม่สามารถตัดติ่งได้คือ  $\bar{\tau}'_{ij}$  และเนื่องจาก  $\tau_{ij}$  ถูกนิยามให้เป็น “ความเค้นของความหนืด” (Viscous Stresses) หรือ “ความเค้นแบบราบเรียบ” (Laminar Stresses) และเนื่องจากความเหมือนกันทางมิติจึงเรียกพจน์  $\bar{\tau}'_{ij}$  นี้ว่า “ความเค้นแบบปั่นป่วน” (Turbulent Stresses) โดยมีนิยามเป็น  $\bar{\tau}'_{ij} = -\rho \bar{u}'_i \bar{u}'_j$  และเรียกพจน์  $\rho \bar{u}'_i \bar{u}'_j$  นี้ว่า “ความเค้นของเรย์โนลด์” (Reynolds Stresses) และเนื่องจากนิยามทางคณิตศาสตร์ของความเค้นของความหนืดคือ  $\tau_{ij} = \mu(\partial u_j / \partial x_i + \partial u_i / \partial x_j)$  เพราะฉะนั้นสมการ (3.6) สามารถเขียนใหม่ได้ดังนี้

$$\frac{\partial}{\partial x_j} (\rho u_j u_i) = -\frac{\partial p}{\partial x_i} + \frac{\partial}{\partial x_j} \left[ \mu \left( \frac{\partial u_i}{\partial x_j} + \frac{\partial u_j}{\partial x_i} \right) - \rho \bar{u}'_i \bar{u}'_j \right] + F_B \quad (3.7)$$

จากที่กล่าวมาข้างต้นเป็นการพิจารณาถึงสมการแม่บทของการไหลโดยไม่มีการถ่ายเทความร้อนเข้ามาเกี่ยวข้อง ในกรณีที่มีการถ่ายเทความร้อนเข้ามาเกี่ยวข้องนั้นจำเป็นต้องแก้สมการเพิ่มอีกหนึ่งสมการนั้นคือสมการอนุรักษ์พลังงาน และเนื่องด้วยการไหลเป็นการไหลที่ไม่สามารถอัดตัวได้การพิจารณาสมการพลังงานแยกออกจากสมการโมเมนตัมและสมการความต่อเนื่องนั้นจึงไม่ถือว่าขัดกับหลักทางฟิสิกส์และคณิตศาสตร์แต่อย่างใด ซึ่งสมการอนุรักษ์พลังงานเคลื่ยต่อเวลาสามารถเขียนให้อยู่ในรูปสมการการถ่ายเทความร้อนเฉลี่ยต่อเวลาได้ดังนี้

$$\frac{\partial}{\partial x_j} (\rho u_j T) = \frac{\partial}{\partial x_j} \left[ \frac{\mu}{Pr} \frac{\partial T}{\partial x_j} - \rho \bar{u'_j T'} \right] \quad (3.8)$$

ซึ่งเรียกพจน์  $-\rho \bar{u'_j T'}$  นี้ว่า “ฟลักซ์ความร้อนแบบปั่นป่วน” (Turbulent Heat Flux)

### 3.2 การจำลองความปั่นป่วน (Turbulence Modelling)

สมการการถ่ายโอนที่อธิบายพฤติกรรมการไหลและการถ่ายเทความร้อนที่เขียนให้อยู่ในรูปปริมาณค่าเฉลี่ยต่อเวลาตามสมการ (3.5)-(3.8) นั้นจะปราศจากพจน์ที่มีตัวแปรไม่ทราบค่าอยู่ได้แก่ พจน์ความเค้นเรย์โนลด์  $\rho \bar{u'_i u'_j}$  และพจน์ฟลักซ์ความร้อนแบบปั่นป่วน  $\rho \bar{u'_j T'}$  และถ้าหากพิจารณาว่าพจน์ดังกล่าวเป็นเสมือนตัวแปรใด ๆ แล้วการแก้ระบบสมการการถ่ายโอนก็ยังไม่สามารถทำให้เกิดผลลัพธ์ที่ได้เนื่องจากไม่มีสมการที่ใช้สำหรับหาค่าตัวแปรหรือพจน์ดังกล่าว เพราะฉะนั้นจึงมีความจำเป็นที่จะต้องสร้างความสัมพันธ์หรือสมการเพื่อหาค่าความเค้นเรย์โนลด์และฟลักซ์ความร้อนแบบปั่นป่วน วิธีการที่ใช้สำหรับหาค่าความเค้นเรย์โนลด์สามารถแบ่งได้เป็น 2 วิธีด้วยกัน วิธีแรกจะเป็นการสร้างความสัมพันธ์ให้แก่ความเค้นเรย์โนลด์โดยอาศัยความคล้ายคลึงของเรย์โนลด์ (Reynolds Analogy) ระหว่างความเค้นแบบปั่นป่วนและความเค้นแบบรบเรียงหรือเรียกวิธีนี้ว่า “แบบจำลองความหนืดปั่นป่วน” หรือ “แบบจำลองความหนืดเอ็ดเด็ต” (Eddy-Viscosity Model [EVM]) ซึ่งถูกเสนอเป็น “สมมติฐานความหนืดแบบปั่นป่วน” (Turbulent-Viscosity Hypothesis) โดย Joseph Valentin Boussinesq (1842-1929) นักคณิตศาสตร์และฟิสิกส์ชาวฝรั่งเศส ในปี ก.ศ. 1877 โดยจะอภิปรายในหัวข้อต่อไป สำหรับวิธีที่สองจะเป็นการสร้างสมการการถ่ายโอนให้แก่แต่ละองค์ประกอบของค่าความเค้นเรย์โนลด์หรือเรียกวิธีนี้ว่า “แบบจำลองความเค้นเรย์โนลด์” (Reynolds Stress Model [RSM]) ซึ่งจะไม่ถูกพิจารณาในที่นี้

### 3.2.1 สมมติฐานความหนึดแนบปั่นป่วน (Turbulent-Viscosity Hypothesis)

ความเค้นเรย์โนลด์สามารถแบ่งได้เป็นส่วนไอโซทรอปิก (Isotropic Part) และส่วนแอนไอโซทรอปิก (Anisotropic Part) ส่วนไอโซทรอปิกได้แก่  $\overline{u'_i u'_j} \delta_{ij}$  ซึ่งเป็นองค์ประกอบในแนวตั้งจาก โดยมีคุณสมบัติเท่ากันทุกทิศทางดังนี้สามารถเขียนความสัมพันธ์ของส่วนแอนไอโซทรอปิกได้เป็น  $a_{ij} = \overline{u'_i u'_j} - \overline{u'_i u'_j} \delta_{ij}$  และเมื่อพัลลังงานของความปั่นป่วนมีนิยามเป็น  $k = (1/2)\overline{u'_i u'_i}$  เพราะฉะนั้นส่วนแอนไอโซทรอปิกจึงสามารถเขียนใหม่ได้เป็น

$$a_{ij} = \overline{u'_i u'_j} - \frac{2}{3} k \delta_{ij} \quad (3.9)$$

จากสมมติฐานความหนึดแนบปั่นป่วน ส่วนแอนไอโซทรอปิกจะแปรผันตรงกับ “ค่าเฉลี่ยของอัตราความเครียด” (Mean Rate of Strain) ดังสมการต่อไปนี้

$$\overline{u'_i u'_j} - \frac{2}{3} k \delta_{ij} = \mu_t \left( \frac{\partial u_i}{\partial x_j} + \frac{\partial u_j}{\partial x_i} \right) \quad (3.10)$$

ซึ่ง  $\mu_t$  เป็นค่าคงที่ของการแปรผันเรียกว่า “ความหนึดแนบปั่นป่วน” (Turbulent Viscosity) หรือ “ความหนึดเอ็ดดี” (Eddy Viscosity) จากนั้นแทนสมการ (3.10) ลงในสมการ (3.7) และจัดให้อูดในรูปอย่างง่ายโดยการนำสมการความต่อเนื่องมาช่วยจะได้

$$\frac{\partial}{\partial x_j} (\rho u_j u_i) = \frac{\partial}{\partial x_j} \left[ (\mu + \mu_t) \frac{\partial u_i}{\partial x_j} \right] - \frac{\partial}{\partial x_i} \left( p + \frac{2}{3} \rho k \right) + F_B \quad (3.11)$$

### 3.2.2 สมมติฐานความลาดชันการแพร (Gradient-Diffusion Hypothesis)

ผลักดันของปริมาณสเกลาร์ (Scalar Flux)  $\overline{u'_j \phi'}$  ได้ จะให้ทั้งทิศทางและขนาดของ การถ่ายโอนความปั่นป่วนของตัวสเกลาร์  $\phi$  นั้น ๆ (Pope [2000]) จากสมมติฐานความลาดชันการแพร ก็ต้องว่าการถ่ายโอนดังกล่าวนี้จะลาดชันตามทิศทางของ  $-\partial \phi / \partial x_j$  ซึ่งจะต้องมีค่าสเกลาร์  $\Gamma_t$  ได้ ๆ ที่ทำให้

$$\overline{u'_j \phi'} = -\Gamma_t \frac{\partial \phi}{\partial x_j} \quad (3.12)$$

โดยที่  $\Gamma_t$  มีนิยามเป็น “สัมประสิทธิ์ของการแพร่แบบปั่นป่วน” (Coefficient of Turbulent Diffusivity) เพราะฉะนั้นจากสมการ (3.8) ค่าฟลักซ์ความร้อนแบบปั่นป่วนจึงสามารถนิยามได้ดังนี้

$$\overline{u'_j T'} = -\frac{\mu_t}{\sigma_t} \frac{\partial T}{\partial x_j} \quad (3.13)$$

โดยที่  $\sigma_t$  มีนิยามเป็น “ตัวเลขแพrndt ที่ลแบบปั่นป่วนสำหรับการถ่ายเทความร้อน” (Heat Transfer Turbulent Prandtl Number) จากนั้นแทนสมการ (3.13) ลงในสมการ (3.8) จะได้

$$\frac{\partial}{\partial x_j} (\rho u_j T) = \frac{\partial}{\partial x_j} \left[ \left( \frac{\mu}{\text{Pr}} + \frac{\mu_t}{\sigma_t} \right) \frac{\partial T}{\partial x_j} \right] \quad (3.14)$$

จากสมการ (3.11) และ (3.14) คุณมีอนจะเป็นสมการที่สามารถหาคำตอบได้ด้วยกรรรมวิธี เชิงตัวเลข ได้แก่ wenn เพระพน์ที่เป็นปัญหาได้ถูกจำลองให้ออยู่ในรูปตัวแปรที่สามารถหาคำตอบได้ อย่างไรก็ตามพน์ดังกล่าวได้ถูกจำลองให้ออยู่ในรูป “ความหนืดเทียม” (Spurious Viscosity) ที่ไม่มี ออยู่จริง เพราะฉะนั้นจึงมีความจำเป็นที่จะต้องจำลองความหนืดเทียมนี้ต่อไป จึงนำไปสู่กระบวนการ การจำลองความปั่นป่วน (Turbulence Modeling)

### 3.2.3 แบบจำลองความปั่นป่วน (Turbulence Models)

การจำลองความปั่นป่วนในกรณีการจำลองความหนืดเอ็คดีนี้จะทำการสร้าง ความสัมพันธ์ให้แก่ความหนืดเอ็คดีโดยสามารถหาค่าความหนืดเอ็คดีได้จากตัวแปรจำลองที่สามารถหาค่าได้จากสมการการถ่ายโอนของตัวแปรนั้น แบบจำลองความปั่นป่วนที่จะนำเสนอต่อไปนี้จะเป็นแบบจำลองที่ต้องแก้สมการการถ่ายโอนจำนวนสองสมการเพื่อให้ได้ค่าตัวแปรสำหรับ หาค่าความหนืดเอ็คดีซึ่งมีแบบจำลองเป็นจำนวนมากที่ถูกนำมาเสนอขึ้นในอดีตที่ผ่านมา สำหรับแบบ จำลองที่ถูกเลือกใช้ในที่นี้ได้แก่ แบบจำลอง k-ε ของ Launder และ Sharma (1974) และแบบจำลอง k-ω-SST ของ Menter (1994) โดยมีรายละเอียดดังต่อไปนี้

### แบบจำลอง $k-\varepsilon$ ของ Launder และ Sharma (1974)

แบบจำลองนี้จะทำการหาค่าความหนืดอึดดีจากค่าพลังงานจน์ความปั่นป่วน (Turbulent Kinetic Energy)  $k$  และค่าอัตราการสูญเสียพลังงานจน์ความปั่นป่วน (Turbulent Kinetic Energy Dissipation rate)  $\varepsilon$  ดังนี้

$$\mu_t = \rho C_\mu f_\mu \frac{k^2}{\varepsilon} \quad (3.15)$$

ซึ่งค่า  $C_\mu$  และ  $f_\mu$  เป็นค่าที่ได้จากการปรับแก้เทียบกับการทดลองในการไหลดอย่างง่าย โดยค่า  $k$  และ  $\varepsilon$  หาได้จากสมการการถ่ายโอนดังต่อไปนี้

สมการพลังจน์ความปั่นป่วน:

$$\frac{\partial}{\partial x_j} (\rho u_j k) = \frac{\partial}{\partial x_j} \left[ \left( \mu + \frac{\mu}{\sigma_k} \right) \frac{\partial k}{\partial x_j} \right] + P_k + G_B - \rho(\varepsilon + D_k) \quad (3.16)$$

สมการอัตราการสูญเสียพลังงานจน์ความปั่นป่วน:

$$\frac{\partial}{\partial x_j} (\rho u_j \varepsilon) = \frac{\partial}{\partial x_j} \left[ \left( \mu + \frac{\mu_t}{\sigma_\varepsilon} \right) \frac{\partial \varepsilon}{\partial x_j} \right] + C_{\varepsilon 1} f_1 (P_k + G_B) \frac{\varepsilon}{k} - \rho C_{\varepsilon 2} f_2 \frac{\varepsilon^2}{k} + \rho E \quad (3.17)$$

สำหรับค่าคงที่จากการทดลองและฟังก์ชันต่าง ๆ มีค่าดังนี้

$$C_\mu = 0.09, C_{\varepsilon 1} = 1.44, C_{\varepsilon 2} = 1.92, D_k = 2 - \left( \frac{\partial \sqrt{k}}{\partial x_j} \right)^2, E = 2 - \left( \frac{\partial^2 u_i}{\partial x_j \partial x_k} \right)^2, f_1 = 1.0,$$

$$f_2 = 1 - 0.3 \exp(-Re_T)^2, f_\mu = \exp \left[ \frac{-3.4}{(1 + Re_T/50)^2} \right], Re_T = \rho k^2 / \varepsilon, \sigma_k = 1.0, \sigma_T = 0.9 \text{ และ } \sigma_\varepsilon = 1.3$$

### แบบจำลอง k-ω-SST ของ Menter (1994)

สำหรับแบบจำลองนี้ค่าความหนึดอีเดตติหาได้จากค่าพลังงานจนความปั่นป่วนและค่าอัตราการสูญเสียพลังงานจนความปั่นป่วนจำเพาะ (Turbulent Kinetic Energy Specific Dissipation Rate) ซึ่งแสดงเป็นสมการได้ดังนี้

$$\mu_t = a \min\left(\frac{\rho k}{a\omega}, \frac{\rho k}{b|\Omega|}\right) \quad (3.18)$$

โดยที่  $a=0.31$ ,  $b=\tanh(\arg_2^2)$  และ  $\Omega=\partial u_i/\partial x_j - \partial u_j/\partial x_i$  ซึ่งค่า  $k$  และ  $\omega$  คำนวณได้จากการถ่ายโอนดังต่อไปนี้

สมการพลังงานจนความปั่นป่วน:

$$\frac{\partial}{\partial x_j} (\rho u_j k) = \frac{\partial}{\partial x_j} \left[ (\mu + \sigma_k \mu_t) \frac{\partial k}{\partial x_j} \right] + P_k + G_B - \rho \alpha^* \omega k \quad (3.19)$$

สมการอัตราการสูญเสียพลังงานจนความปั่นป่วนจำเพาะ:

$$\begin{aligned} \frac{\partial}{\partial x_j} (\rho u_j \omega) &= \frac{\partial}{\partial x_j} \left[ (\mu + \sigma_\omega \mu_t) \frac{\partial \omega}{\partial x_j} \right] + \frac{C_\omega}{\mu_t} (P_k + G_B) \\ &\quad - \rho \alpha \omega^2 + 2(1 - B_f) \frac{\rho \sigma_\omega}{\omega} \frac{\partial k}{\partial x_j} \frac{\partial \omega}{\partial x_j} \end{aligned} \quad (3.20)$$

“ฟังก์ชันผสมผสาน” (Blending Function)  $B_f$  ที่ปรากฏในสมการอัตราการสูญเสียพลังงานจนความปั่นป่วนจำเพาะนั้นมีไว้เพื่อกำหนดหาค่าคงที่ต่าง ๆ ของแบบจำลอง โดยจะผสมผสานระหว่างค่าคงที่จากแบบจำลองมาตรฐานของ  $k-\epsilon$  เมื่อแปลงให้อยู่ในรูป  $k-\omega$  และค่าคงที่จากแบบจำลอง  $k-\omega$  ดังเดิม โดย Wicox (1993) ซึ่งทั้งสองแบบจำลองมีข้อดีและข้อเสียที่แตกต่างกัน เพราะฉะนั้นฟังก์ชันผสมผสานจะนำเอาข้อดีของแบบจำลองทั้งสองมาใช้ร่วมกัน ฟังก์ชันผสมผสานมีนิยามดังนี้

$$B_f = \tanh(\arg_1^4) \quad (3.21)$$

เมื่อ

$$\arg_1 = \min \left( \arg_2, \frac{4}{CD_k d_n^2} \right) \text{ และ } ^1 CD_k = \max \left( \frac{2}{\frac{\partial k}{\partial x_j} \frac{\partial}{\partial x_j}}, 10^{-20} \right)$$

หากกำหนดให้ค่าคงที่ของ  $k-\omega$  ดังเดิมเป็น  $\phi_1$  และค่าคงที่ของ  $k-\varepsilon$  ที่ถูกแปลงให้อยู่ในรูปของ  $k-\omega$  เป็น  $\phi_2$  ดังนั้นค่าคงที่สำหรับ  $k-\omega$ -SST ซึ่งได้แก่ค่า  $\alpha, \sigma_k, \sigma_\omega$  และ  $C_\omega$  สามารถคำนวณได้จากความสัมพันธ์  $\phi = B_f \phi_1 + (1-B_f) \phi_2$  โดยค่าคงที่ของทั้งสองแบบจำลองมีค่าดังต่อไปนี้

ค่าคงที่ของแบบจำลอง  $k-\omega$  ดังเดิม:

$$\alpha_1 = 0.075, \sigma_{k1} = 0.85, \sigma_{\omega_1} = 0.5 \text{ และ } C_{\omega_1} = 0.533$$

ค่าคงที่ของแบบจำลอง  $k-\varepsilon$  มาตรฐานเมื่อแปลงให้อยู่ในรูป  $k-\omega$ :

$$\alpha_2 = 0.0828, \sigma_{k2} = 1.0, \sigma_{\omega_2} = 0.856 \text{ และ } C_{\omega_2} = 0.44$$

### 3.3 การแปลงไม่เต็มหน่วย(Discretization) และการคำนวณระบบสมการ

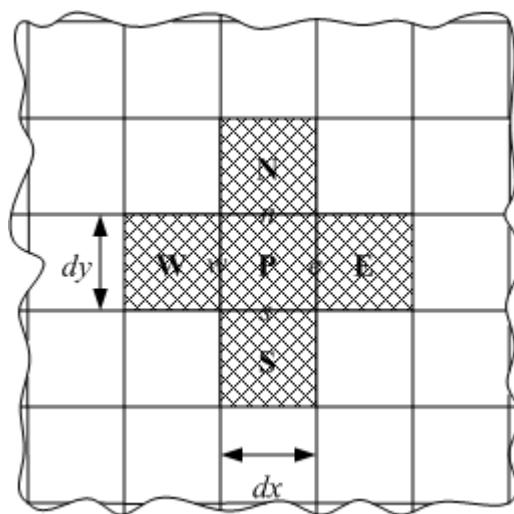
สมการการถ่ายโอนที่อธิบายพฤติกรรมการไหล การถ่ายเทความร้อน และรวมถึงสมการแบบจำลองความปั่นที่กล่าวมาแล้วข้างต้นนั้นล้วนแสดงอยู่ในรูปสมการอนุพันธ์ย่อยซึ่งไม่สามารถที่จะแก้สมการดังกล่าวด้วยวิธีการทางคณิตศาสตร์ได้ จึงมีความจำเป็นที่จะต้องแปลงสมการอนุพันธ์ย่อยดังกล่าวให้อยู่ในรูปสมการพีชคณิตที่สามารถหาคำตอบได้ด้วยกรรมวิธีทางตัวเลขเช่นก่อน เมื่อพิจารณาสมการที่เกี่ยวข้องทั้งหมดจะพบว่าสามารถเขียนสมการทั้งหมดให้อยู่ในรูปทั่วไปได้ดังนี้

$$\frac{\partial}{\partial x_j} (\rho u_j \phi) = \frac{\partial}{\partial x_j} \left( \Gamma_\phi \frac{\partial \phi}{\partial x_j} \right) + S^\phi \quad (3.22)$$

---

<sup>1</sup> CD มาจาก Cross-Diffusion

โดยที่  $\phi$ ,  $\Gamma_\phi$  และ  $S^\phi$  มีนิยามที่แตกต่างกันไปในแต่ละสมการ (ดูภาคผนวก ก) โดยการแปลงสมการอนุพันธ์ย่อยให้อยู่ในรูปสมการพีชคณิตนั้นสามารถกระทำได้หลายวิธี แต่วิธีที่เลือกใช้ในที่นี้ได้แก่ “ระเบียบวิธีปริมาตรจำกัด” (Finite Volume Method) ซึ่งจะทำการแบ่งขอบเขตของปัญหาที่พิจารณาออกเป็นตารางหรือ “ปริมาตรควบคุม” (Control Volume) เล็ก ๆ จำนวนมาก โดยตลอดทั้งบริเวณของปัญหาที่กำลังพิจารณาตามรูปที่ 3.1 มีอักษรตัวพิมพ์ใหญ่ได้แก่ E, W, N, S และ P ใช้ระบุตำแหน่งต่องกางของปริมาตรควบคุม ในขณะที่อักษรตัวพิมพ์เล็กได้แก่ e, w, n และ s ใช้ระบุตำแหน่งต่องรอยต่อระหว่างปริมาตรควบคุมที่ติดกัน (ดูรูปที่ 3.1)



รูปที่ 3.1 แสดงการแบ่งขอบเขตของปัญหาออกเป็นปริมาตรควบคุมขนาดเล็ก

ระเบียบวิธีปริมาตรจำกัดจะทำการแปลงสมการอนุพันธ์ย่อยให้อยู่ในรูปสมการพีชคณิตโดยการหาค่าปริพันธ์ (Integration) ของสมการการถ่ายโอนในแต่ละปริมาตรควบคุมจากสมการ (3.22) หากพิจารณาในกรณี 2 มิติสามารถกระจายได้ดังนี้

$$\begin{array}{ccccc} \frac{\partial}{\partial x}(\rho u \phi) + \frac{\partial}{\partial y}(\rho v \phi) & = & \frac{\partial}{\partial x}\left(\Gamma \frac{\partial \phi}{\partial x}\right) + \frac{\partial}{\partial y}\left(\Gamma \frac{\partial \phi}{\partial y}\right) + S^\phi \\ (1) & & (2) & & (3) \\ & & & & (4) \\ & & & & (5) \end{array} \quad (3.23)$$

จากนั้นทำการหาปริพันธ์ของสมการ (3.23) ทุกปริมาตรควบคุม ในกรณีนี้จะทำการหาค่าปริพันธ์ของปริมาตรควบคุมที่จุด P ตามรูปที่ 3.1 ได้ดังต่อไปนี้

ພຈນີ້ທີ່ (1):

$$\left. \begin{aligned} \iint_{w_s}^{e_n} \frac{\partial}{\partial x} (\rho u \phi) dx dy &= \left[ (\rho u \phi)_e - (\rho u \phi)_w \right] (y_n - y_s) \\ &= F_e \phi_e - F_w \phi_w \end{aligned} \right\} \quad (3.24a)$$

ພຈນີ້ທີ່ (2):

$$\left. \begin{aligned} \iint_{w_s}^{e_n} \frac{\partial}{\partial y} (\rho v \phi) dx dy &= \left[ (\rho v \phi)_e - (\rho v \phi)_w \right] (x_e - x_w) \\ &= F_n \phi_n - F_s \phi_s \end{aligned} \right\} \quad (3.24b)$$

ໄດຍໍາ

$$\left. \begin{aligned} F_e &= \rho u_e (y_n - y_s) \\ F_w &= \rho u_w (y_n - y_s) \\ F_n &= \rho v_n (x_e - x_w) \\ F_s &= \rho v_s (x_e - x_s) \end{aligned} \right\} \quad (3.24c)$$

ພຈນີ້ທີ່ (3):

$$\iint_{w_s}^{e_n} \frac{\partial}{\partial x} \left( \Gamma \frac{\partial \phi}{\partial x} \right) dx dy = \left[ \left( \Gamma \frac{\partial \phi}{\partial x} \right)_e - \left( \Gamma \frac{\partial \phi}{\partial x} \right)_w \right] (y_n - y_s) \quad (3.24d)$$

ພຈນີ້ທີ່ (4):

$$\iint_{w_s}^{e_n} \frac{\partial}{\partial y} \left( \Gamma \frac{\partial \phi}{\partial y} \right) dx dy = \left[ \left( \Gamma \frac{\partial \phi}{\partial y} \right)_n - \left( \Gamma \frac{\partial \phi}{\partial y} \right)_s \right] (x_e - x_w) \quad (3.24e)$$

พจน์ที่ (5):

$$\iint_{w \cdot s}^e S dx dy = \bar{S} (x_e - x_w) (y_n - y_s) \quad (3.24f)$$

พจน์ที่ (3) และ (4) ซึ่งเป็นพจน์การแพร่ (Diffusion Term) จะมีพฤติกรรมการกระจายตัวที่ไม่เข้ากับทิศทาง เพราะฉะนั้นจึงสามารถหาค่าได้ด้วยการประมาณค่าแบบผลต่างกลาง (Central Differencing Approximation) ตัวอย่างเช่นสำหรับพจน์ที่ (3)

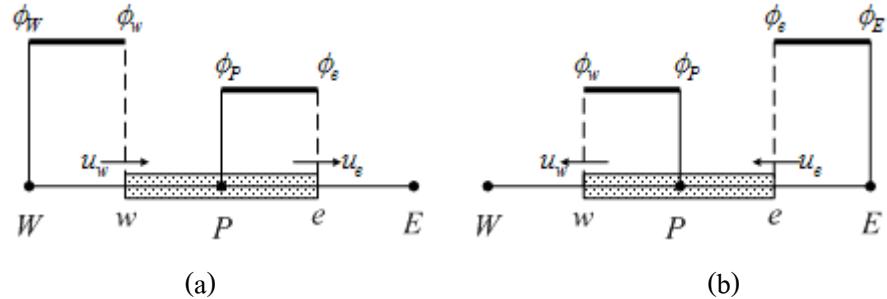
$$\left[ \left( \Gamma \frac{\partial \phi}{\partial x} \right)_e - \left( \Gamma \frac{\partial \phi}{\partial x} \right)_w \right] (y_n - y_s) = D_E (\phi_E - \phi_P) + D_W (\phi_P - \phi_W) \quad (3.25a)$$

โดยที่

$$\left. \begin{array}{l} D_E = \Gamma_e \frac{(y_n - y_s)}{(x_E - x_W)} \\ \Gamma_e = f_e (\Gamma_E - \Gamma_P) + \Gamma_P \\ f_e = \frac{(x_e - x_p)}{(x_E - x_P)} \\ D_W = \Gamma_w \frac{(y_n - y_s)}{(x_P - x_W)} \\ \Gamma_w = f_w (\Gamma_P - \Gamma_W) + \Gamma_W \\ f_w = \frac{(x_w - x_W)}{(x_P - x_W)} \end{array} \right\} \quad (3.25b)$$

สำหรับพจน์ที่ (4) สามารถหาได้ในทำนองเดียวกันตามสมการ (3.25) ในส่วนของพจน์ที่ (1) และ (2) นั้นเป็นการหาค่าที่รอยต่อระหว่างปริมาตรร่วมกัน การประมาณค่าโดยใช้การประมาณค่าในช่วง (Interpolation) นั้นสามารถกระทำได้แต่อาจจะใช้ไม่ได้กับทุกรูปนิ่งจากพจน์ดังกล่าวเป็นพจน์การพา (Convection Term) ซึ่งมีพฤติกรรมที่เข้ากับทิศทางของการไหลดังนั้นการประมาณค่าที่ไม่เหมาะสมอาจจะมีผลกระทบต่อเสถียรภาพของการคำนวณและความถูกต้องของผลเฉลยได้ เพราะฉะนั้นจึงมีวิธีการประมาณค่าแบบต่าง ๆ อุ่นลายวิธีด้วยกัน โดยคำนึงเสถียรภาพของ

การคำนวณและความถูกต้องของผลเฉลย วิธีการที่นำมาใช้ซึ่งจะอภิปรายในที่นี้ได้แก่วิธีการประมาณค่าแบบ UPWIND และ QUICK โดยมีรายละเอียดดังต่อไปนี้



รูปที่ 3.2 แสดงการประมาณค่าพจน์การพาแบบ FOU เมื่อ (a) ทิศทางการไหลไปทางขวา (b) ทิศทางการไหลไปทางซ้าย

### 3.3.1 การประมาณค่าแบบ UPWIND

การประมาณค่าด้วยวิธีนี้ค่าที่อยู่ตรงรอยต่อระหว่างปริมาตรควบคุมที่ติดกันจะเท่ากับค่าที่อยู่ตรงกลางปริมาตรควบคุมที่อยู่หน้าอิทธิทางการไหลกล่าวคือ กรณีที่ทิศทางการไหลไปทางด้านซ้ายจะได้ว่า  $\phi_w = \phi_w$  และ  $\phi_e = \phi_p$  ส่วนกรณีที่ทิศทางการไหลไปทางด้านขวาจะได้ว่า  $\phi_w = \phi_p$  และ  $\phi_e = \phi_e$  ดังแสดงในรูปที่ 3.2 จากสมการ (3.23) เมื่อทำการประมาณค่าพจน์การพาด้วยวิธี UPWIND และพจน์การแพร์คัวร์วิธีผลต่างค่ากลางแล้วจากนั้นจัดรูปใหม่จะได้สมการพีชคณิตที่เขียนให้อยู่ในรูปมาตรฐานตามระเบียบวิธีปริมาตรจำกัด ได้เป็น

$$a_p \phi_p = a_E \phi_E + a_W \phi_W + a_N \phi_N + a_S \phi_S + S^\phi \quad (3.26)$$

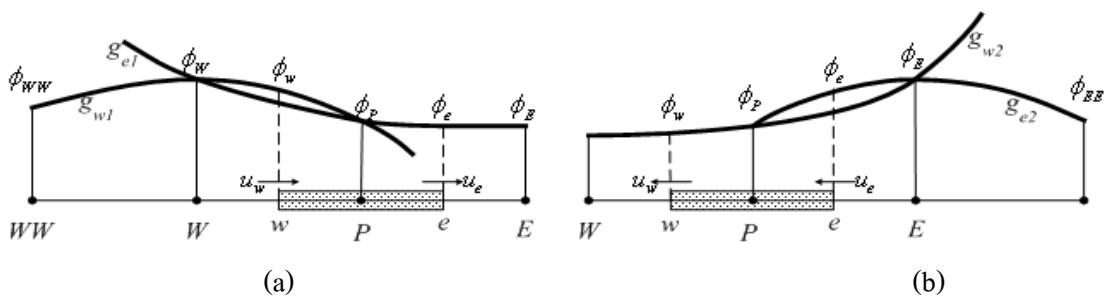
โดยที่

$$\left. \begin{aligned} a_E &= D_E + \|0, -F_e\| \\ a_W &= D_W + \|0, F_w\| \\ a_N &= D_N + \|0, -F_n\| \\ a_S &= D_S + \|0, F_s\| \\ a_p &= a_E + a_W + a_N + a_S \\ S^\phi &= \overline{S^\phi}(x_e - x_w)(y_n - y_s) \end{aligned} \right\} \quad (3.27)$$

เมื่อ  $F_e = \rho u_e$ ,  $F_w = \rho u_w$ ,  $F_n = \rho v_n$ , และ  $F_s = \rho v_s$  และ  $\|a,b\|$  แทนค่าที่มากกว่าระหว่าง  $a$  และ  $b$  ซึ่งการประมาณค่าด้วยวิธีนี้ทำให้การคำนวณมีเสถียรภาพสูง ผลการคำนวณที่ได้อบุญชุนขอบเขตที่ควรจะเป็น แต่ให้ความถูกต้องของผลการคำนวณต่ำ วิธีแก้ไขคือการแบ่งให้ปริมาตรรวมคุณมีขนาดเล็กมากที่สุดเท่าที่จะเป็นไปได้ ดังนั้นจึงกล่าวเป็นข้อเสียของการประมาณค่าด้วยวิธีแบบ UPWIND ที่ต้องใช้จุดหรือปริมาตรรวมคุณเป็นจำนวนมากในการคำนวณเพื่อให้ได้มาซึ่งความถูกต้องของผลการคำนวณในระดับที่ยอมรับได้ แต่ผลเสียที่ตามมาก็คือความล่าช้าของอัตราการลู่เข้าของผลเฉลย ซึ่งวิธีแก้ไขคือการนำระเบียบวิธีมัลติกริดมาใช้เพื่อเร่งอัตราการลู่เข้าของผลเฉลยโดยจะอภิปรายในรายละเอียดต่อไป

### 3.3.2 การประมาณค่าแบบ QUICK

สำหรับการประมาณค่าด้วยวิธีนี้จะใช้ฟังก์ชันพีชคณิตกำลังสองลากผ่านจุดต่อ 3 จุดได้แก่จุดที่อยู่หนึ่งก่อนและหลัง 2 จุด และได้กระแทก 1 จุดตามรูปที่ 3.3(a) และ 3.3(b) เพื่อให้ง่ายต่อการพิจารณาจะแสดงการประมาณค่าเฉพาะในกรณีหนึ่งมิติเท่านั้น สำหรับกรณีสองและสามมิติก็สามารถพิจารณาได้ในทำนองเดียวกัน โดยสามารถศึกษาในรายละเอียดได้จาก Peric (1985) และ Versteeg และ Malalaseker (1995)



รูปที่ 3.3 แสดงการประมาณค่าพจน์การพานาแบบ QUICK เมื่อ (a) ทิศทางการไหลไปทางขวา (b) ทิศทางการไหลไปทางซ้าย

ในกรณีที่ทิศทางการไหลไปทางขวาเมื่อ (จากรูป 3.3[a]) จะมีเส้นโค้งแบบพีชคณิตกำลังสอง (Quadratic Curve)  $g_{e2}$  และ  $g_{w1}$  ลากผ่านจุดสามจุดสำหรับใช้ประมาณค่าแบบพีชคณิตกำลังสองที่ตำแหน่ง  $e$  และ  $w$  ตามลำดับ และในกรณีที่ทิศทางการไหลไปทางด้านซ้ายเมื่อ (จากรูป 3.3[b]) จะมีเส้นโค้ง  $g_{e2}$  และ  $g_{w2}$  ใช้สำหรับประมาณค่าแบบพีชคณิตกำลังสองที่ตำแหน่ง  $e$  และ  $w$  ตามลำดับ ด้วยชั้นเดียวกันจากนั้นทำการประมาณค่าแบบพีชคณิตกำลังสองที่ตำแหน่ง  $e$  และ  $w$  โดยคำนึงถึงทิศทางการไหล

แล้วสามารถแสดงเป็นสมการได้ดังต่อไปนี้

$$\phi_e = \begin{cases} \phi_p + g_{e1}^1(\phi_e - \phi_p) + g_{e1}^2(\phi_p - \phi_w) & ; \rho u_e > 0 \\ \phi_E + g_{e2}^1(\phi_p - \phi_E) + g_{e2}^2(\phi_E - \phi_{EE}) & ; \rho u_e < 0 \end{cases} \quad (3.28a)$$

$$\phi_w = \begin{cases} \phi_w + g_{w1}^1(\phi_p - \phi_w) + g_{w1}^2(\phi_w - \phi_{WW}) & ; \rho u_w > 0 \\ \phi_P + g_{w2}^1(\phi_w - \phi_p) + g_{w2}^2(\phi_p - \phi_E) & ; \rho u_w < 0 \end{cases} \quad (3.28b)$$

เมื่อ

$$\left. \begin{array}{l} g_{e1}^1 = \frac{(2-f_w)(f_e)^2}{1+f_e-f_w} \\ g_{e1}^2 = \frac{(1-f_e)(1-f_w)^2}{1+f_e-f_w} \\ g_{e2}^1 = \frac{(1+f_w)(1-f_e)^2}{1+f_{ee}-f_e} \\ g_{e2}^2 = \frac{(f_{ee})^2 f_e}{1+f_{ee}-f_e} \\ g_{w1}^1 = \frac{(2-f_{ww})(f_w)^2}{1+f_w-f_{ww}} \\ g_{w1}^2 = \frac{(1-f_w)(1-f_{ww})^2}{1+f_w-f_{ww}} \\ g_{w2}^1 = \frac{(1-f_w)^2(1+f_e)}{1+f_e-f_w} \\ g_{w2}^2 = \frac{(f_e)^2 f_w}{1+f_e-f_w} \end{array} \right\} \quad (3.28c)$$

เมื่อนำความสัมพันธ์การประมาณค่าแบบ QUICK ที่ตำแหน่ง  $e, w, n$  และ  $s$  แทนลงในพจน์ที่ (1) และ (2) ของสมการที่ (3.23) และจัดพจน์ให้คล้ายคลึงกับพจน์ของการประมาณค่าแบบ UPWIND และข่ายพจน์ที่ไม่เกี่ยวข้องไปไว้ด้านขวาของสมการแล้วจะได้

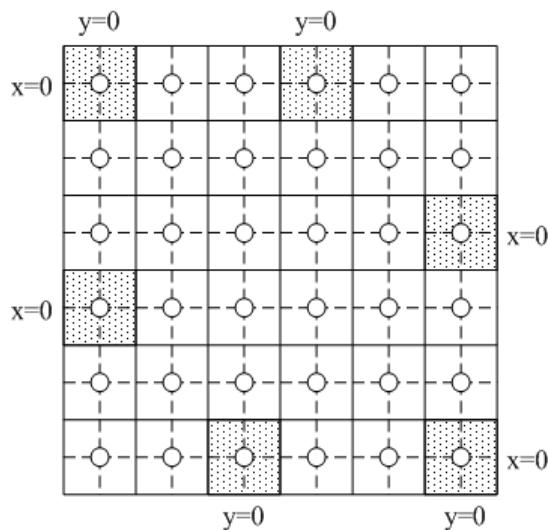
$$a_p = a_E \phi_E + a_W \phi_W + a_N \phi_N + a_S \phi_S + S^\phi + S^C \quad (3.29)$$

ช่อง S<sup>C</sup> คือพจน์ที่เกิดจากการประมาณค่าแบบ QUICK และแสดงในรูปสมการได้เป็น

$$\begin{aligned}
 S^C = & -[g_{el}^1(\phi_E - \phi_P) + g_{el}^2(\phi_P - \phi_W)] \|F_e, 0\| + [g_{e2}^1(\phi_P - \phi_E) + g_{e2}^2(\phi_E - \phi_{EE})] \| -F_e, 0\| \\
 & + [g_{wl}^1(\phi_P - \phi_W) + g_{wl}^2(\phi_W - \phi_{WW})] \|F_w, 0\| - [g_{w2}^1(\phi_W - \phi_P) + g_{w2}^2(\phi_P - \phi_E)] \| -F_w, 0\| \\
 & - [g_{nl}^1(\phi_N - \phi_P) + g_{nl}^2(\phi_P - \phi_S)] \|F_n, 0\| + [g_{n2}^1(\phi_P - \phi_N) + g_{n2}^2(\phi_N - \phi_{NN})] \| -F_n, 0\| \\
 & + [g_{sl}^1(\phi_P - \phi_S) + g_{sl}^2(\phi_S - \phi_{SS})] \|F_s, 0\| - [g_{s2}^1(\phi_S - \phi_P) + g_{s2}^2(\phi_P - \phi_N)] \| -F_s, 0\|
 \end{aligned} \quad (3.30)$$

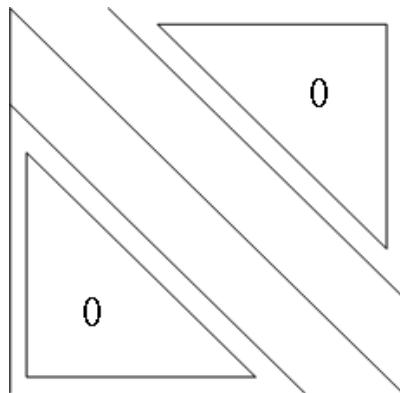
แต่อย่างไรก็ตาม เมื่อจากการประมาณค่าแบบ QUICK นี้ต้องใช้จุดด้านหน้าทิศทางลงจำนวน 2 จุด ซึ่งปัญหาจะเกิดขึ้นเมื่อตำแหน่งที่ต้องการประมาณค่าอยู่ชิดกับผนังหรือขอบของโอดเมน การใช้ค่าที่อยู่นอกโอดเมนออกไปโดยใช้การประมาณค่านอกช่วงนั้นอาจทำให้ได้ผลลัพธ์ไม่ถูกต้อง วิธีการที่เหมาะสมกว่าคือการเลือกใช้การประมาณค่าแบบ UPWIND สำหรับการประมาณค่าของตำแหน่งที่ชิดกับขอบของโอดเมน ดังนั้นสมการที่ (3.30) จึงแก้ไขใหม่ได้เป็น

$$\begin{aligned}
 S^C = & -[g_{el}^1(\phi_E - \phi_P) + g_{el}^2(\phi_P - \phi_W)] \|xF_e, 0\| + [g_{e2}^1(\phi_P - \phi_E) + g_{e2}^2(\phi_E - \phi_{EE})] \| -xF_e, 0\| \\
 & + [g_{wl}^1(\phi_P - \phi_W) + g_{wl}^2(\phi_W - \phi_{WW})] \|xF_w, 0\| - [g_{w2}^1(\phi_W - \phi_P) + g_{w2}^2(\phi_P - \phi_E)] \| -xF_w, 0\| \\
 & - [g_{nl}^1(\phi_N - \phi_P) + g_{nl}^2(\phi_P - \phi_S)] \|yF_n, 0\| + [g_{n2}^1(\phi_P - \phi_N) + g_{n2}^2(\phi_N - \phi_{NN})] \| -yF_n, 0\| \\
 & + [g_{sl}^1(\phi_P - \phi_S) + g_{sl}^2(\phi_S - \phi_{SS})] \|yF_s, 0\| - [g_{s2}^1(\phi_S - \phi_P) + g_{s2}^2(\phi_P - \phi_N)] \| -yF_s, 0\|
 \end{aligned} \quad (3.31)$$



รูปที่ 3.4 แสดงตัวอย่างปริมาตรควบคุมที่ไม่ต้องใช้การประมาณค่าแบบ QUICK เมื่อ x=0 และ y=0 ตามสมการ (3.31)

ซึ่ง  $x$  มีค่าเป็น 0 สำหรับปริมาตรความคุณที่อยู่ชิดขอบโดยmen ในแนวแกน  $x$  และมีค่าเป็น 1 สำหรับปริมาตรความคุณที่เหลือ และ  $y$  จะมีค่าเป็น 0 สำหรับปริมาตรความคุณที่อยู่ชิดขอบโดยmen ในแนวแกน  $y$  และมีค่าเป็น 1 สำหรับปริมาตรความคุณทั่วไปตามรูปที่ 3.4



รูปที่ 3.5 แสดงเมทริกซ์ของสัมประสิทธิ์ซึ่งสามารถส่วนให้ญี่มีค่าเป็นศูนย์

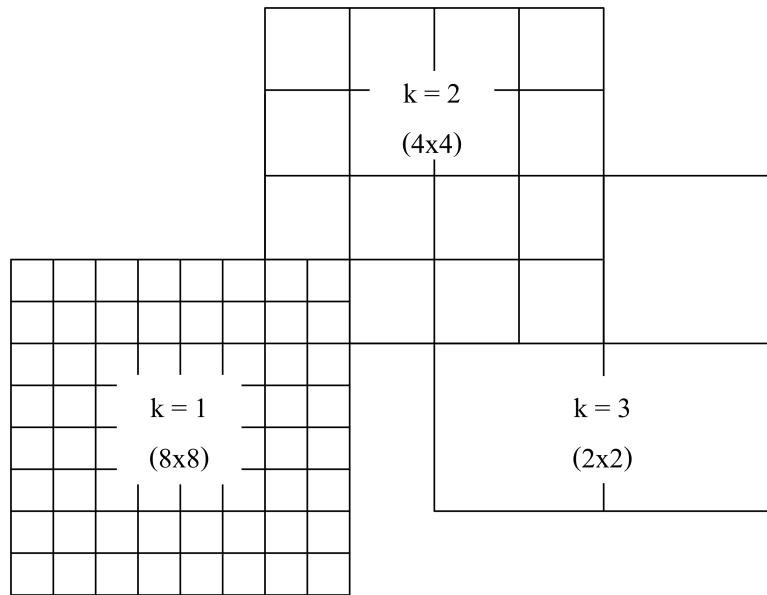
### 3.3.3 การคำนวณระบบสมการพีชคณิต (Calculation of Algebraic Equation System)

สมการแม่นบทที่อธิบายพฤติกรรมการไหลและการถ่ายเทความร้อนได้แก่ สมการความต่อเนื่อง สมการโมเมนตัม สมการอนุรักษ์พลังงาน และสมการแบบจำลองความปั่นป่วนซึ่งทั้งหมดอยู่ในรูปสมการอนุพันธ์อย่างมีความจำเป็นที่จะต้องแปลงให้อยู่ในรูปสมการพีชคณิตซึ่งสามารถทำการคำนวณด้วยระเบียบวิธีเชิงตัวเลขได้ โดยกระบวนการดึงกล้าวได้ถูกแสดงในหัวข้อที่ผ่านมา ทำให้สมการทั้งหมดเมื่อแปลงให้อยู่ในรูปสมการพีชคณิตด้วยระเบียบวิธีปริมาตรจำกัดแล้วสามารถเขียนให้อยู่ในรูปมาตรฐานของระเบียบวิธีดังกล่าวได้ดังนี้

$$a_P \phi_P = a_E \phi_E + a_W \phi_W + a_N \phi_N + a_S \phi_S + S^\phi \quad (3.32)$$

ซึ่ง  $\phi$  และ  $S^\phi$  จะแตกต่างกันไปในแต่ละสมการ (ดูภาคผนวก ก) สำหรับการคำนวณทางพลศาสตร์ของไหลสัมประสิทธิ์ส่วนใหญ่จะมีค่าเป็นศูนย์และเมื่อนำมาเขียนให้อยู่ในรูปเมทริกซ์จะพบว่า สามารถส่วนใหญ่จะเป็นศูนย์เกือบทั้งหมดยกเว้นสามແควาหลักในแนวทะแยงมุมตามรูปที่ 3.5 เพราะฉะนั้นการแก้สมการด้วยวิธีการแก้โดยตรงจึงไม่เหมาะสมเนื่องจากจะต้องเปลี่ยนหน่วยความจำโดยไม่จำเป็นเพราะว่าการแก้ด้วยวิธีโดยตรงจะต้องทำการเก็บค่าสัมประสิทธิ์ทั้งหมดไว้เพื่อที่จะทำการหาคำตอบพร้อมกันในคราวเดียว วิธีที่เหมาะสมกว่าก็คือการแก้ด้วยวิธีทำซ้ำ (Iterative Methods)

ซึ่งการเก็บค่าล้มประสิทจะเก็บเฉพาะจุดที่ทำการคำนวณเท่านั้น ในที่นี้จะแก้สมการพีชคณิตตามสมการ (3.32) ด้วยวิธี TDMA (Tri-Diagonal Matrix Algorithm) แบบสลับแผลไปมาระหว่างแนวอน และแนวตั้งรายละเอียดดูได้จากภาคผนวก ๖



รูปที่ 3.6 แสดงตัวอย่างกริดที่ระดับต่าง ๆ โดยกริดที่ละเอียดที่สุดมีขนาด  $8 \times 8$  ปริมาตรควบคุม

อย่างไรก็ตามในมุมมองทางคณิตศาสตร์การแก้ระบบสมการพีชคณิตสามารถที่จะแก้แต่ละสมการแยกออกจากกันได้และนำค่าที่ได้ไปเป็นค่าเริ่มต้นให้กับสมการต่อไป แต่ในแง่ศาสตร์ของการไฟลจะต้องคำนึงถึงกฎทางฟิสิกส์อันเป็นที่มาของแต่ละสมการด้วย กล่าวคือสมการแต่ละสมการจะมีความเกี่ยวพันกันทางฟิสิกส์อย่างลึกซึ้ง ซึ่งการแก้แต่ละสมการอย่างเป็นอิสระต่อกันอาจทำให้ผลการคำนวณที่ได้ไม่เป็นไปตามหลักการทางธรรมชาติ จากหัวข้อที่ผ่านมาพบว่าสมการหลักที่ควบคุมพฤติกรรมการไฟลและการถ่ายเทความร้อนประกอบด้วย สมการอนุรักษ์มวล สมการอนุรักษ์โมเมนตัม และสมการอนุรักษ์พลังงาน ในกรณีที่การไฟลเป็นการไฟลแบบไม่อัดตัวความหนาแน่นจะคงที่เป็นผลให้ความดันไม่มีผลต่อการเปลี่ยนแปลงพลังงานโดยตรง ดังนั้นสมการอนุรักษ์พลังงานจึงสามารถแยกออกจากมาแก้อย่างอิสระได้ สำหรับสมการอนุรักษ์มวลและสมการอนุรักษ์โมเมนตัมนั้น พจน์ความดันไปปรากฏในสมการอนุรักษ์โมเมนตัมแต่ไม่ปรากฏในสมการอนุรักษ์มวล ซึ่งความดันมีบทบาทสำคัญในการทำให้เกิดการไฟล แต่ในขณะเดียวกันการไฟลจะต้องสอดคล้องกับกฎทรงมวลด้วย ดังนั้นสมการอนุรักษ์มวลและสมการอนุรักษ์โมเมนตัมจึงต้องถูกแก้ควบคู่กันไปโดยในมุมมองทางคณิตศาสตร์ปัญหานี้เป็นปัญหาที่มีจำนวนตัวแปรมากกว่าจำนวน

สมการนั้นคือ มีสมการสำหรับความเร็วทุกองค์ประกอบแต่ไม่มีสมการสำหรับตัวแปรความดัน เพราะฉะนั้นจึงจำเป็นต้องมีกรรมวิธีในการสร้างสมการสำหรับความดันและเชื่อมโยงความเร็วและความดันให้สอดคล้องต่อกันและเป็นไปตามกฎทรงมวล กรรมวิธีดังกล่าวมีอยู่หลายวิธีด้วยกันโดยวิธีที่เลือกใช้ในที่นี้ได้แก่ “ขั้นตอนวิธี SIMPLE” (SIMPLE Algorithm) (ดูภาคผนวก ค)

### 3.4 ขั้นตอนวิธีมัลติกริด (Multigrid Algorithm)

ขั้นตอนวิธีมัลติกริดจะทำการคำนวณบนกริดหลายชุดที่มีจำนวนของปริมาตรควบคุม (ความละเอียด [Grid Density]) หรือขนาดของปริมาตรควบคุมที่แตกต่างกัน โดยจำนวนของปริมาตรควบคุมบนกริดแต่ละชุดจะมีความสัมพันธ์กันเป็นลำดับขั้น ซึ่งจำนวนของปริมาตรควบคุมบนกริดชุดใด ๆ ที่ประกอบกันขึ้นเป็นหนึ่งปริมาตรควบคุมบนกริดชุดถัดไปจะมีความสัมพันธ์กันอย่างไร นั่นสามารถกำหนดเป็นค่าใด ๆ ได้ตามความต้องการและความเหมาะสม ในการนี้จะพิจารณาที่ 2 มิติและพิจารณาเฉพาะจำนวนปริมาตรควบคุมบนกริดชุดที่กำลังพิจารณาจำนวน 4 เซลล์ประกอบกันขึ้นเป็นปริมาตรควบคุม 1 เซลล์ของกริดชุดที่ติดกันตามรูปที่ 3.6 ถ้าให้กริดชุดที่กำลังพิจารณาเป็นกริดชุดละเอียด (Fine Grid) เพราะฉะนั้นจะได้ว่ากริดชุดที่ติดกันคือกริดชุดหยาบ (Coarse Grid) จึงเป็นผลให้กริดชุดละเอียดมีจำนวนปริมาตรควบคุมเป็นสองเท่าในแนวแกนได ๆ ของกริดชุดหยาบที่ติดกัน โดยที่จำนวนกริดในแนวแกนได ๆ ของแต่ละชุดหรือแต่ละระดับสามารถหาได้จากความสัมพันธ์  $n = N/2^{(k-1)}$  เมื่อ  $n$  เป็นจำนวนของกริดในแนวแกนได ๆ ของกริดชุด  $k$  และ  $N$  เป็นจำนวนของกริดในแนวแกนได ๆ ของกริดชุดที่ละเอียดที่สุด (Finest Grid) และ  $k=1, 2, 3, 4, \dots, L$  เมื่อ  $L$  เป็นจำนวนชุดของกริดที่กำหนด ดังนั้นที่  $k=L$  จะเป็นกริดชุดหยาบที่สุด (Coarsest Grid)

เมื่อทำการพิจารณาที่กริดชุด  $k$  ได ๆ แล้วสามารถเขียนสมการผลเฉลยแม่นตรง (Exact Solution) ของตัวแปร  $\phi^k$  ได ๆ ที่อธิบายพฤติกรรมที่กำลังพิจารณาบนกริดชุดดังกล่าวให้อยู่ในรูปสมการพีชคณิตได้เป็น

$$A^k \phi^k = S^k \quad (3.33)$$

การแก้สมการ (3.33) ด้วยวิธีโดยตรง (Direct Methods) เพื่อหาผลเฉลยแม่นตรง  $\phi^k$  นั้นเป็นวิธีที่ไม่เหมาะสมกับปัญหาที่มีพฤติกรรมไม่เชิงเส้น (Nonlinear Behaviour) วิธีที่ใช้กันทั่วไปได้แก่วิธีการกระทำซ้ำ (Iterative Methods) เพราะฉะนั้นที่รับการกระทำซ้ำได ๆ ผลการคำนวณที่ได้จากการแก้สมการ (3.33) จึงเป็นผลเฉลยโดยประมาณ (Approximate Solution) นั่นคือหากสมการ (3.33) เป็น

สมการของผลเฉลยโดยประมาณซึ่งค่าข้างไม่สอดคล้องกับเงื่อนไขที่บังคับโดยพฤติกรรมนั้น ๆ จึงทำให้ผลลัพธ์ที่ได้ประกอบไปด้วยเศษตกค้าง (Residual) ดังสมการ

$$\tilde{A}^k \tilde{\phi}^k = \tilde{S}^k - R^k \quad (3.34)$$

กำหนดให้สัญลักษณ์ ‘~’ แทนผลเฉลยโดยประมาณและค่าที่หาจากผลเฉลยโดยประมาณ อย่างไรก็ตามเป็นที่ทราบกันดีว่าการแก้สมการด้วยวิธีการกระทำขั้นนั้นการลู่เข้าสู่ผลเฉลยแม่นตรงเป็นไปด้วยความล่าช้าเนื่องจากมีประสิทธิภาพที่ไม่ดีพอต่อการกำจัดค่าเศษตกค้างเมื่อแยกด้วยอนุกรมฟูเรียร์ (Fourier Series) แล้วจะประกอบไปด้วยค่าคงค่อมของเศษตกค้างที่ความยาวคลื่นต่าง ๆ กันเป็นจำนวนมาก ซึ่งวิธีการกระทำขั้นนี้จะกำจัดค่าคงค่อมของเศษตกค้างได้เฉพาะค่าคงค่อมของเศษตกค้างที่มีค่าความยาวคลื่นเทียบเคียงกันได้กับขนาดของชุดต่อหรือขนาดของปริมาตรควบคุม จึงนำไปสู่กระบวนการคำนวนบนกริดหลายชุดที่มีขนาดของปริมาตรควบคุมแตกต่างกันเพื่อให้สามารถกำจัดค่าคงค่อมของเศษตกค้างได้หลายช่วงความยาวคลื่น ซึ่งเมื่อทำการพิจารณาที่กริดชุดละเอียดที่สุด โดยถ้าผลเฉลยแม่นตรงและผลเฉลยโดยประมาณมีความสัมพันธ์ต่อกันเป็น  $\phi^k = \tilde{\phi}^k + e^k$  เมื่อ  $e^k$  เป็นค่าการปรับแก้ (Correction) หากว่าค่าการปรับแก้ที่สามารถหาค่าผลเฉลยแม่นตรงได้ เมื่อแทนความสัมพันธ์ดังกล่าวลงในสมการ (3.33) และลบด้วยสมการ (3.34) จะได้

$$A^k (\tilde{\phi}^k + e^k) - \tilde{A}^k \tilde{\phi}^k = S^k - \tilde{S}^k + R^k \quad (3.35)$$

จากเหตุผลที่กล่าวมาข้างต้นนี้การหาค่าปรับแก้ที่กริดชุดละเอียดเพียงชุดเดียวนั้นเป็นไปด้วยความล่าช้า เพราะฉะนั้นจะทำการหาค่าการปรับแก้ที่กริดชุดที่ขยายขึ้นคือ กริดชุด  $k+1$  เพื่อที่จะนำมาปรับแก้ค่าการปรับแก้ที่กริดชุด  $k$  ซึ่งกระทำโดยการส่งค่าผลเฉลยโดยประมาณจากกริดชุด  $k$  ไปยังกริดชุด  $k+1$  ซึ่งจะได้สมการสำหรับกริดชุด  $k+1$  ดังนี้

$$\tilde{A}^{k+1} (I_k^{k+1} \tilde{\phi}^k + e^{k+1}) - \hat{A}^{k+1} \tilde{\phi}^{k+1} = \tilde{S}^{k+1} - \hat{S}^{k+1} + I_k^{k+1} R^k \quad (3.36)$$

โดยเครื่องหมาย ‘~’ ใช้ระบุว่าพจน์ดังกล่าวคำนวนจากค่าของผลเฉลยที่ถูกส่งถ่ายจากกริดชุดละเอียดลงมาซึ่งกริดชุดขยายและตัวดำเนินการ (Operator)  $I_a^b \phi^a$  แสดงถึงทิศทางการส่งถ่ายผลเฉลย

$\phi^k$  จากกริดชุด  $a$  ไปยังกริดชุด  $b$  ซึ่งตัวดำเนินการนี้จะใช้ในความหมายและทิศทางเดียวกันทั้งการส่งถ่ายผลเฉลยจากกริดหนาไปยังกริดละเอียดและจากกริดละเอียดไปยังกริดหนา จากสมการ (3.36) สามารถจัดรูปใหม่ได้เป็น

$$\tilde{A}^{k+1}(\tilde{\phi}^{k+1}) = \hat{C}^{k+1} + \tilde{S}^{k+1} \quad (3.37)$$

โดยที่  $\tilde{\phi}^{k+1} = I_k^{k+1} \tilde{\phi}^k + e^{k+1}$  และ  $C^{k+1} = A^{k+1} (I_k^{k+1} \tilde{\phi}^k) - S^{k+1} + I_k^{k+1} R^k$  ซึ่งพจน์  $C^{k+1}$  จะคงที่ตลอดการคำนวณ สำหรับพจน์  $S^{k+1}$  และ  $\tilde{S}^{k+1}$  นั้นจะมีค่าเท่ากันในรอบแรกของการคำนวณและจะมีค่าต่างกันในรอบการคำนวณถัดไปซึ่งค่าผลต่างนี้เป็นส่วนหนึ่งในกลไกที่ทำให้ค่าของผลเฉลยในกริดชุดนี้มีการเปลี่ยนแปลง หลังจากที่ทำการคำนวณหาผลเฉลยบนกริดหนาชุด  $k+1$  ด้วยจำนวนรอบการกระทำซ้ำที่กำหนดแล้วก็ทำการส่งถ่ายผลเฉลยไปยังกริดชุดถัดไปคือกริดชุด  $k+2$  ในกรณีนี้จะให้เป็นกริดชุดที่หนาที่สุด ซึ่งสามารถเขียนสมการของกริดชุด  $k+2$  ได้ดังนี้

$$\tilde{A}^{k+2}(I_{k+1}^{k+2} \tilde{\phi}^{k+1} + e^{k+2}) - \hat{A}^{k+2} \tilde{\phi}^{k+2} = \tilde{S}^{k+2} - \hat{S}^{k+2} + I_{k+1}^{k+2} R^{k+1} \quad (3.38)$$

ซึ่งสมการ (3.38) สามารถจัดให้อยู่ในรูปอย่างง่ายและมีความคล้ายคลึงกันระหว่างพจน์ต่าง ๆ ตามสมการ (3.37) ได้โดยการเปลี่ยนตัวชี้วัดห้อยและตัวยกจาก  $k$  เป็น  $k+1$  และ  $k+1$  เป็น  $k+2$  ตามลำดับ จากนั้นทำการคำนวณด้วยวิธีการเดิมบนกริดชุด  $k+2$  และหากทำการปรับแก้ที่กริดชุดนี้ตามสมการ

$$e^{k+2} = \tilde{\phi}_{New}^{k+2} - \tilde{\phi}_{Old}^{k+2} = \tilde{\phi}_{New}^{k+2} - I_{k+1}^{k+2} \tilde{\phi}^{k+1} \quad (3.39)$$

ซึ่ง  $\tilde{\phi}_{New}^{k+2}$  เป็นผลเฉลยที่ได้จากการคำนวณสมการ (3.38) ด้วยรอบการกระทำซ้ำที่กำหนด จากนั้น ส่งถ่ายค่าการปรับแก้ตามสมการ (3.39) ไปปรับแก้ผลเฉลยที่กริดชุด  $k+1$  จะได้

$$\tilde{\phi}_{Corrected}^{k+1} = I_k^{k+1} \phi^k + I_{k+2}^{k+1} e^{k+2} \quad (3.40)$$

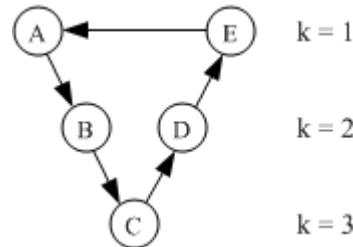
เมื่อปรับแก้ผลเฉลยที่กริดชุด  $k+1$  ตามสมการ (3.40) เสี้ยวจากนั้นทำการคำนวณที่กริดชุด  $k+1$  ตามสมการ (3.36) หรือ (3.37) อีกครั้งด้วยค่าเริ่มต้น  $\tilde{\phi}_{Corrected}^{k+1}$  เสี้ยวแล้วทำการหาค่าการปรับแก้ดังนี้

$$e^{k+1} = \tilde{\phi}_{New}^{k+1} - \tilde{\phi}_{Old}^{k+1} = \tilde{\phi}_{New}^{k+1} - I_k^{k+1} \tilde{\phi}^k \quad (3.41)$$

ซึ่ง  $\tilde{\phi}_{New}^{k+1}$  เป็นค่าล่าสุดบนกริดชุด  $k+1$  ที่เกิดจากการคำนวณอีกครั้งด้วยค่าเริ่มต้น  $\tilde{\phi}_{Corrected}^{k+1}$  จากนั้น ส่งถ่ายค่าการปรับแก้  $e^{k+1}$  ไปยังกริดชุด  $k$  และทำการปรับแก้ผลเฉลยดังนี้

$$\tilde{\phi}_{Corrected}^k = \tilde{\phi}_{Old}^k + I_{k+1}^k e^{k+1} \quad (3.42)$$

ซึ่งถือเป็นการเสริจสิ่นกระบวนการการคำนวณในหนึ่งรอบการคำนวณของขั้นตอนมัลติกริด รูปแบบการคำนวณจะมีลักษณะคล้ายอักษรตัว “V” ดังรูปที่ 3.7 เพราะฉะนั้นจึงเรียกหนึ่งรอบของการคำนวณด้วยมัลติกริดในลักษณะนี้ว่า “วัฏจักรวี” (V Cycle)



รูปที่ 3.7 แสดงขั้นตอนการคำนวณมัลติกริดด้วยวัฏจักร “V”

จากรูปที่ 3.7 ลักษณะวงกลมแสดงการคำนวณสมการพีชคณิตด้วยการกระทำซ้ำโดยวิธีโดยวิธีหนึ่ง ด้วยจำนวนรอบที่กำหนดเป็นตัวอักษร A, B, C, D และ E ที่ปรากฏอยู่ภายในวงกลม สำหรับจำนวนรอบที่มักพบบ่อยในงานวิจัยที่ผ่านมาจะอยู่ในช่วง 2-4 รอบการคำนวณและการคำนวณจะไปเน้นหนักที่การคำนวณบนกริดชุดที่ใหญ่ที่สุดเนื่องจากว่ามีจำนวนกริดน้อยที่สุดจึงสามารถคำนวณด้วยจำนวนรอบสูง ๆ ได้โดยไม่กระทบต่อเวลาที่ใช้โดยรวมเท่าไนก แต่ทั้งนี้ทั้งนั้นจำนวนรอบที่เหมาะสมจะเปลี่ยนแปลงไปตามปัญหาต่าง ๆ ที่ทำการคำนวณ เพราะฉะนั้นในที่นี่จะพิจารณาเฉพาะรอบการคำนวณที่  $A=B=C=D=E=3$  รอบการกระทำซ้ำเท่านั้น

สำหรับการส่งถ่ายผลเฉลยไปมาระหว่างกริดชุดที่ติดกันนั้นที่พบมากในงานวิจัยที่ผ่านมาจะมีอยู่ 2 รูปแบบด้วยกันซึ่งจะแตกต่างกันที่การส่งถ่ายค่าตัวแปรจากกริดละเอียดไปยังกริดใหญ่ โดยรูปแบบแรกนั้นการส่งถ่ายจากกริดละเอียดไปยังกริดใหญ่จะกระทำเฉพาะค่าเศษตกค้างของค่าผลเฉลยโดยประมาณเท่านั้นซึ่งเรียกว่า “Correction Scheme” หรือเรียกโดยย่อว่า “CS”

โดยรูปแบบนี้จะมีประสิทธิภาพสูงสำหรับปัญหาเชิงเส้นเนื่องจากพุติกรรมบนกริดชุดต่าง ๆ กันจะเหมือนกัน เพราะฉะนั้นที่กริดหยาบจึงไม่จำเป็นต้องใช้ค่าผลเฉลยจากกริดชุดละเอียด สำหรับรูปแบบที่สองนั้นจะทำการส่งถ่ายทั้งค่าผลเฉลยโดยประมาณและค่าเศษตกค้าง ซึ่งจะเรียกวิธีนี้ว่า “Full Approximation Scheme” หรือ “FAS” รูปแบบนี้หมายความสำหรับปัญหาไม่เชิงเส้น (แต่ก็สามารถใช้ได้กับปัญหาเชิงเส้น) เนื่องจากพุติกรรมของตัวแปรอิสระจะแตกต่างกันไปเมื่อถูกแสดงบนกริดชุดที่แตกต่างกัน อย่างไรก็ตามวิธีการในการส่งถ่ายนั้นขึ้นแทรกต่างกันไปตามแต่ละตัวแปร ซึ่งการส่งถ่ายจากกริดละเอียดไปยังกริดหยาบจะประกอบไปด้วยการส่งถ่ายค่าเศษตกค้าง ค่าผลเฉลย และค่าฟลักช์ของมวล (Mass Flux) โดยที่ค่าเศษตกค้างจะส่งถ่ายโดยการเฉลี่ยถ่วงน้ำหนักด้วยพื้นที่ ปริมาตรควบคุม (Area-Weighted Average) ตามตัวอย่างในรูปที่ 3.8 โดยพิจารณาปริมาตรควบคุมกริดชุดหยาบที่ถูกแบ่งออกซึ่งประกอบไปด้วยปริมาตรควบคุมของกริดชุดละเอียดจำนวน 4 เซลล์โดยผลของการส่งถ่ายจะแสดงดังสมการ (3.43) ในส่วนของค่าผลเฉลยจะส่งถ่ายโดยการประมาณค่าเชิงเส้นในช่วงสองทิศทาง (Bi-Linear Interpolation) ตามสมการ (3.44) ซึ่งจะสาธิตการหาค่าผลเฉลย  $\phi_A$  ของกริดชุดหยาบดังแสดงในรูปที่ 3.8 และสุดท้ายสำหรับการส่งถ่ายผลเฉลยจากกริดชุดละเอียดไปยังกริดชุดหยาบได้แก่การส่งถ่ายค่าฟลักช์มวลซึ่งการส่งถ่ายจะแตกต่างอย่างสิ้นเชิงจากสองปริมาณแรกที่พิจารณาถัดหน้าไปโดยจะเป็นการส่งถ่ายที่อ้างอิงจากหลักการประมาณค่าทางคณิตศาสตร์แต่สำหรับฟลักช์มวลแล้วจะคำนึงถึงหลักทางฟิสิกซ์นั่นคือจะต้องมีความคล่องของกันระหว่างฟลักช์มวลของกริดชุดหยาบและฟลักช์มวลของกริดชุดละเอียด จากรูป 3.8 การหาค่าฟลักช์มวล  $F$  ของกริดชุดหยาบที่ด้าน  $e$  ของปริมาตรควบคุมสามารถหาได้โดยการรวมค่าฟลักช์มวล  $f_u$  และ  $f_v$  ที่ด้าน  $e$  ของปริมาตรควบคุมของกริดชุดละเอียดที่ประกอบกันขึ้นเป็นกริดชุดหยาบตามความสัมพันธ์  $F = f_u + f_v$  (พิจารณารูปที่ 3.1 ประกอบ)

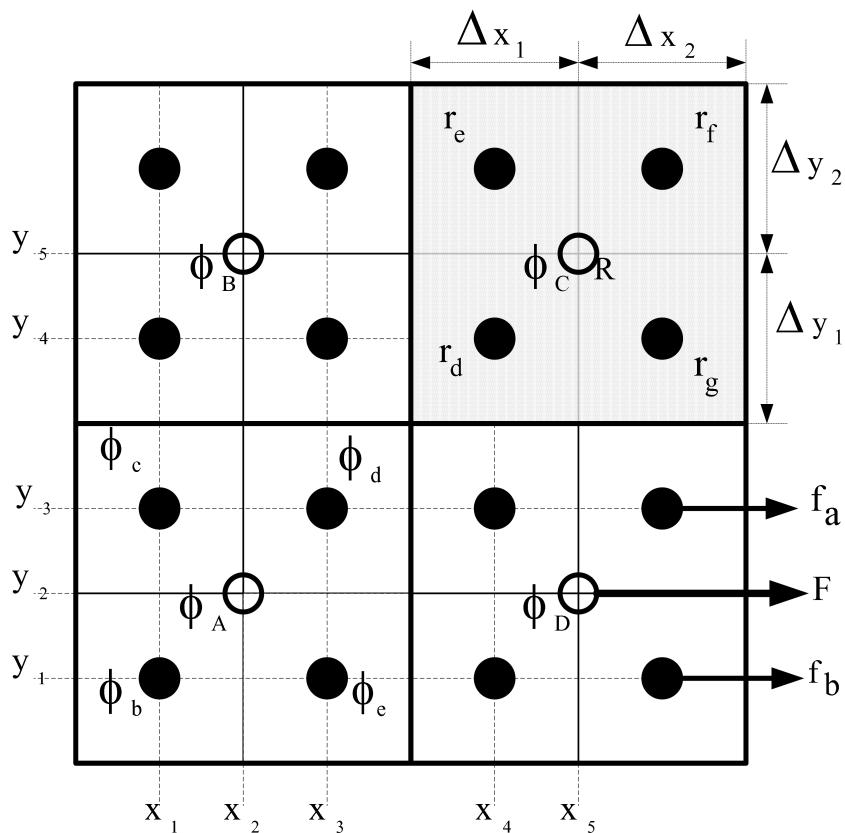
$$(\Delta x_1 + \Delta x_2)(\Delta y_1 + \Delta y_2)R = \Delta x_1 \Delta y_1 r_d + \Delta x_1 \Delta y_2 r_e + \Delta x_2 \Delta y_1 r_f + \Delta x_2 \Delta y_2 r_g \quad (3.43)$$

$$\begin{aligned} \phi_A = & \left( \frac{y_3 - y_2}{y_3 - y_1} \right) \left[ \left( \frac{x_3 - x_2}{x_3 - x_1} \right) \phi_b + \left( \frac{x_2 - x_1}{x_3 - x_1} \right) \phi_e \right] \\ & + \left( \frac{y_2 - y_1}{y_3 - y_1} \right) \left[ \left( \frac{x_3 - x_2}{x_3 - x_1} \right) \phi_c + \left( \frac{x_2 - x_1}{x_3 - x_1} \right) \phi_d \right] \end{aligned} \quad (3.44)$$

สำหรับการส่งถ่ายข้อมูลจากกริดหยาบไปยังกริดละเอียดนี้จะเป็นการส่งถ่ายค่าการปรับแก้ตามสมการ (3.39) และ (3.41) โดยการส่งถ่ายจะกระทำโดยใช้การประมาณค่าเชิงเส้นในช่วงสองทิศทาง (Bi-Linear Interpolation) ตามสมการ (3.45) ซึ่งแสดงการส่งถ่ายค่าตัวแปร  $\phi_A$ ,  $\phi_B$ ,  $\phi_C$  และ  $\phi_D$

จากกริดชุดคละเอียงไปยังค่าตัวแปร  $\phi_d$  ของกริดขยายดังแสดงในรูปที่ 3.8 สำหรับจุดต่ออื่น ๆ ก็สามารถหาได้ด้วยวิธีการเดียวกัน

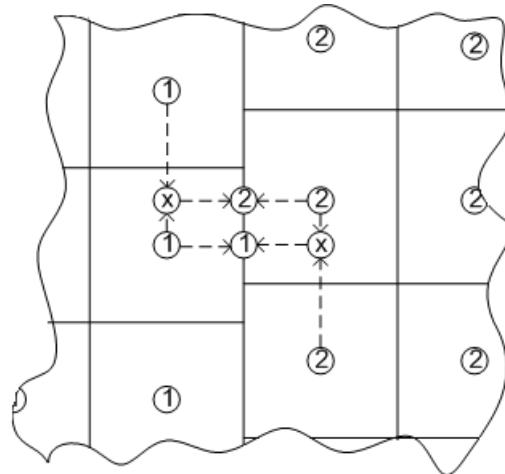
$$\begin{aligned} \phi_d = & \left( \frac{y_5 - y_3}{y_5 - y_2} \right) \left[ \left( \frac{x_3 - x_2}{x_5 - x_2} \right) \phi_D + \left( \frac{x_5 - x_3}{x_5 - x_2} \right) \phi_A \right] \\ & + \left( \frac{y_3 - y_2}{y_5 - y_2} \right) \left[ \left( \frac{x_3 - x_2}{x_5 - x_2} \right) \phi_C + \left( \frac{x_5 - x_3}{x_5 - x_2} \right) \phi_B \right] \end{aligned} \quad (3.45)$$



รูปที่ 3.8 แสดงการก่อรูปของกริดคละเอียงเพื่อเป็นกริดขยาย และแสดงการส่งถ่ายผลเฉลยจากกริดขยายไปยังกริดคละเอียงและจากกริดคละเอียงไปยังกริดขยาย

สำหรับวิธีการในการถ่ายโอนข้อมูลจากกริดขยายไปยังกริดคละเอียงนั้นนอกเหนือจากการประมาณค่าในช่วงสองทิศทางแล้วยังมีวิธีอื่นอีกหลายวิธีซึ่งจะนำอิทธิพลของทิศทางลงมาพิจารณาด้วยแต่ไม่ขอกล่าวในรายละเอียดในที่นี้ ประเด็นที่จะพิจารณาได้แก่การถ่ายโอนค่าการปรับแก้ค่าพลังงานจนถึงความปั่นป่วน  $k$  ค่าอัตราการสูญเสียพลังงานนี้ความปั่นป่วน  $\epsilon$  และค่าอัตราการ

สูญเสียพลังงานนี้ความปั่นป่วนจำเพาะ ๑ เนื่องจากว่าผลของการปรับแก้อาจจะทำให้ปริมาณเหล่านี้มีค่าน้อยกว่าศูนย์ได้ซึ่งขัดกับหลักทางฟิสิกส์และนำไปสู่การคำนวณที่ลู้อุกในที่สุด เพราะฉะนั้นเพื่อป้องกันปัญหาดังกล่าวการปรับแก้ปริมาณเหล่านี้ลูกปรับเปลี่ยนเป็น  $\phi_{\text{Corrected}} = |\phi_{\text{Old}} + \alpha e^\phi|$  เมื่อ  $0 \leq \alpha \leq 1$  ซึ่ง  $\alpha$  จะมีค่าแตกต่างกันไปตามแต่ละปัญหาและหาก  $\alpha=0$  แสดงว่าไม่มีการปรับแก้



รูปที่ 3.9 แสดงการหาค่าบริเวณรอยต่อของบล็อกที่ติดกัน โดยการประมาณค่าในช่วงด้วยค่าของจุดภายในแต่ละบล็อก (วงกลมที่มีหมายเลขกำกับคือตำแหน่งที่มีการเก็บข้อมูลของบล็อก

หมายเลขนั้น ๆ ส่วนวงกลมที่มีเครื่องหมายกาหนาจะเป็นตำแหน่งเก็บข้อมูลที่ไม่มีอยู่จริงโดยเกิดจากการประมาณค่าในช่วงระหว่างตำแหน่งเก็บข้อมูลข้างเคียงที่มีอยู่จริง)

### 3.5 เทคนิคแมลติบล็อกและการคำนวณแบบขนาน (Multiblock Technique and Parallel Computing)

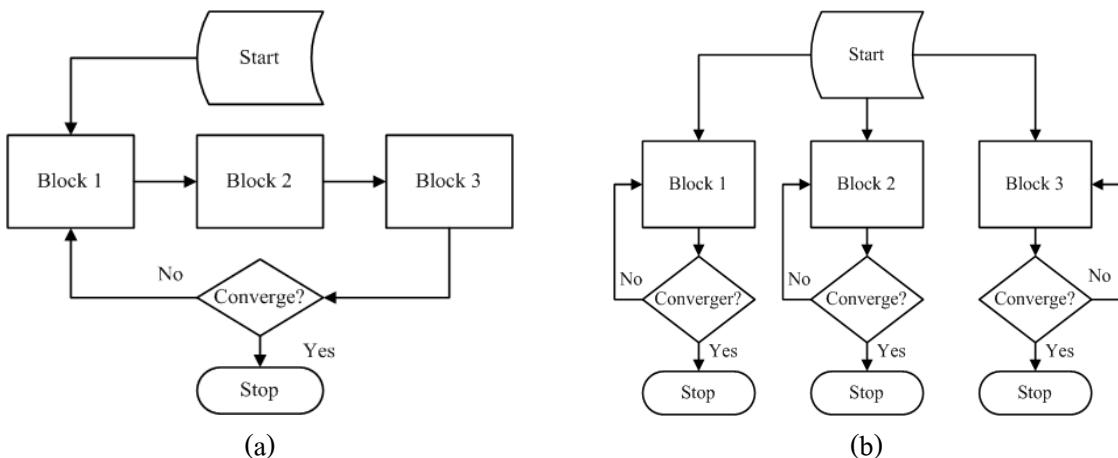
#### 3.5.1 การแบ่งบล็อก (Block Decomposition)

เป็นที่ทราบกันดีว่าการสร้างกริดที่มีโครงสร้างแบบพิกัด笛卡尔เดียว (Single-Structured Cartesian Grid) นั้นไม่สามารถประยุกต์ใช้กับโดเมนที่ไม่เรียบง่ายได้โดยตรง ซึ่งวิธีการสร้างกริดตามรูปที่ 1.1(a) นั้นก็สามารถกระทำได้แต่จะสร้างความยุ่งยากในการเขียนโปรแกรมคอมพิวเตอร์อีกทั้งยังเป็นการล้า深夜ความจำคอมพิวเตอร์โดยไม่จำเป็นโดยจะเห็นผลอย่างชัดเจนเมื่อจำนวนข้อมูลมีขนาดใหญ่มาก วิธีที่จะนำมาใช้ในที่นี้ได้แก่วิธีการแบ่งโดเมน (Domain Decomposition) ตามรูปที่ 1.1(b) โดยทำการแบ่งโดเมนที่สนใจที่มีลักษณะไม่เรียบง่ายออกเป็นโดเมนย่อยที่มีลักษณะเรียบง่ายและสามารถสร้างกริดแบบมีโครงสร้างพิกัด笛卡尔เพียงชุดเดียวไปบนโดเมนย่อยนั้น ได้ หากเรียกแต่ละโดเมนย่อยนี้ว่า “บล็อก” เทคนิคนี้ก็สามารถเรียกได้อีกอย่างหนึ่งว่า

“เทคนิคแมตติบล็อก” ซึ่งการแบ่งบล็อกสามารถถ้าแก้ไขได้เป็นสองวิธีด้วยกันตามลักษณะความเกี่ยวพันกันของเส้นกริดของบล็อกที่ติดกันตรงบริเวณรอยต่อได้แก่กริดแบบเหลื่อม (Overlapping Grid) และกริดแบบต่อ กัน (Patched Grid) ดังรูปที่ 2.1(a) และ 2.1(b) ตามลำดับ ซึ่งวิทยานิพนธ์ฉบับนี้จะเลือกใช้การแบ่งบล็อกแบบกริดต่อ กันเนื่องด้วยความสะดวกในการเขียนโปรแกรมคอมพิวเตอร์และ การแลกเปลี่ยนค่าบริเวณรอยต่อจะทำได้สะดวกกว่าแบบกริดเหลื่อมกัน

### 3.5.2 การหาค่าตัวแปรตรรoyerต่อระหว่างบล็อก (Determination of Variables at Block Interface)

เมื่อโคเดมนหลักถูกแบ่งออกเป็นส่วนย่อยหลายบล็อกแล้ว จำนวนนี้สามารถทำการคำนวนไปบนแต่ละบล็อกย่างเป็นอิสระต่อกันได้สมมุติหนึ่งว่ากำลังทำการคำนวนไปบนโคเดมนหลัก แต่การคำนวนที่เป็นอิสระต่อกันนี้ส่งผลให้ผลเฉลยที่ได้ไม่สอดคล้องกับเงื่อนไขที่บังคับโดยเงื่อนไขของโคเดมนหลัก เพราะว่าเงื่อนไขที่ขوبของแต่ละบล็อกนั้นมือย่างน้อยหนึ่งค้านที่ไม่ใช่เงื่อนไขจริง เพราะฉะนั้นจึงจำเป็นต้องมีกรรมวิธีในการบังคับให้ผลเฉลยของแต่ละบล็อกนั้นสอดคล้องกับเงื่อนไขของโคเดมนหลัก วิธีที่เลือกใช้ในวิทยานิพนธ์ฉบับนี้ได้แก่การประมาณค่าในช่วงที่บริเวณรอยต่อระหว่างบล็อกที่ติดกันดังแสดงในรูปที่ 3.9 เพื่อเป็นการเพริ่งรายเงื่อนไขของโคเดมนหลักไปยังบล็อกต่าง ๆ



รูปที่ 3.10 แผนภาพแสดงการคำนวนแบบหลายบล็อกโดยที่ (a) คำนวนแบบตามลำดับ และ (b) คำนวนแบบขนาน

### 3.5.3 การคำนวณแบบหลายล็อก (Multiblock Computation)

เมื่อโอดเมนลูกแบ่งออกเป็นหลายล็อก การคำนวณสำหรับทุกบล็อกโดยวิธีปกติก็คือการคำนวณไปทีละบล็อกตามลำดับที่มีการกำหนดไว้ล่วงหน้า ในขณะที่กำลังคำนวณบนบล็อกใดบล็อกหนึ่ง บล็อกอื่น ๆ ก็จะไม่มีการคำนวณเกิดขึ้นซึ่งจะ الرحمنก่อนบล็อกที่มีลำดับการคำนวณก่อนหน้านั้นจะคำนวณเสร็จสิ้นเสียก่อน การคำนวณในลักษณะนี้จะเรียกว่า “การคำนวณแบบตามลำดับ” (Sequential Computing) ดังแสดงในรูปที่ 3.10(a) โดยการคำนวณแบบนี้ถ้าหากยังมีจำนวนบล็อกมากเท่าไหร่เวลาที่ใช้โดยรวมก็ยิ่งมากขึ้นทวีคูณ เพราะนอกจากจะใช้เวลาไปกับการคำนวณแล้วเวลาส่วนหนึ่งที่ต้องเสียไปก็คือเวลาที่ใช้ไปกับการรอการมาถึงของลำดับการคำนวณของแต่ละบล็อกนั้นเอง พิจารณาที่ 3.10(b) จะเป็นแผนภาพแสดงการคำนวณทุกบล็อกไปพร้อมกันซึ่งกรณีนี้จะไม่มีการอยู่ร่วางเพื่อรอการมาถึงของลำดับที่การคำนวณของบล็อกได้เลยและทุกบล็อกจะมีการทำงานหรือมีการคำนวณอยู่ตลอดเวลา การคำนวณทุกบล็อกไปพร้อมกันนี้จะเรียกว่า “การคำนวณแบบขนาน” (Parallel Computing) อนึ่งถ้าหากทำการเปรียบเทียบเวลาที่ใช้ในการคำนวณของทั้งสองกรณีแล้วผลที่ได้จะมีความชัดเจนมากหากมีบล็อกที่ต้องคำนวณอยู่เป็นจำนวนมาก

### 3.5.4 กระบวนการกับการคำนวณแบบขนาน (Process versus Parallel Computing)

การทำงานหรือการประมวลผลในระบบปฏิบัติการคอมพิวเตอร์นั้นสามารถที่จะทำการประมวลผลโปรแกรมใช้งานต่าง ๆ (ตัวอย่างเช่น โปรแกรม MS-Excel และ โปรแกรม MS-Word เป็นต้น) ได้หลายโปรแกรมไปพร้อมกัน และในแต่ละ โปรแกรมก็จะมีการทำงานที่แยกย่อยออกไปซึ่งก็สามารถที่จะทำงานไปพร้อมกันได้ด้วยเช่นกัน การทำงานแยกย่อยที่ปรากฏในแต่ละ โปรแกรมนั้น (ตัวอย่างเช่น ในขณะที่เครื่องพิมพ์กำลังพิมพ์งานเอกสารให้โปรแกรม MS-Word และพร้อมกันนั้นผู้ใช้ก็สั่งบันทึกงานในขณะที่เครื่องพิมพ์กำลังพิมพ์อยู่ เป็นต้น) จะมีการประมวลผลในเชิงมัลติ-thread (Multithread) แต่สำหรับการทำงานในระดับระบบปฏิบัติการแล้วตัวระบบปฏิบัติการจะควบคุมการทำงานของทุกโปรแกรมในรูปแบบกระบวนการ (Process) กล่าวอีกนัยหนึ่งก็คือแต่ละหน่วยประมวลผลหรือคอมพิวเตอร์แต่ละเครื่องนั้นสามารถที่จะทำการประมวลผลได้มากกว่าหนึ่งโปรแกรมหรือมากกว่าหนึ่งกระบวนการไปพร้อมกันได้นั่นเอง

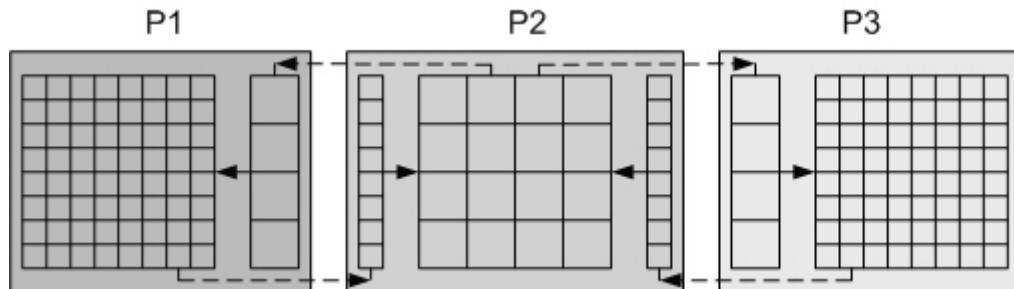
วิทยานิพนธ์นี้จะใช้ชุดคำสั่งของ MPI ควบคุมการทำงานแบบขนาน โปรแกรมจะลูกสั่งการผ่าน “โหนดแม่” (Master Node) เพื่อกำหนดสภาวะเริ่มต้นของการทำงาน จำนวน “โหนดคำนวณ” (Compute Nodes) และจำนวนกระบวนการที่ต้องการลูกกระนุ้ยโดยผู้ใช้ ทั้งนี้จำนวนกระบวนการไม่จำเป็นจะต้องเท่ากับจำนวนโหนดคำนวณ เพราะหนึ่งโหนดคำนวณสามารถที่จะประมวลผลได้หลายกระบวนการ ไปพร้อมกันตามที่กล่าวมาแล้วข้างต้น จากนั้น MPI จะแจ้งให้โหนดแม่ทราบจำนวนกระบวนการผ่านคำสั่ง MPI\_Init() และโหนดแม่ก็จะทำการกำหนดหมายเดخ

ประจำตัวให้กับแต่ละกระบวนการการผ่านคำสั่ง MPI\_Comm\_rank() และทำการแจกจ่ายโปรแกรมไปยังกระบวนการทั้งหมด จากนั้นแต่ละกระบวนการก็จะทำงานไปตามคำสั่งที่ถูกระบุไว้ในโปรแกรม ด้วยการทำงานในลักษณะนี้จำนวนกระบวนการจึงถูกกำหนดให้เท่ากับจำนวนบล็อกที่มีนั้นคือแต่ละกระบวนการจะทำการคำนวณในแต่ละบล็อกที่ไม่ซ้ำกัน การทำงานที่แตกต่างกันในแต่ละบล็อกนั้น (ตัวอย่างเช่น เสื่อนไบขอนเบตที่แตกต่างกันในแต่ละบล็อก) แต่ละกระบวนการจะทราบจากเสื่อนไบที่ถูกตรวจสอบภายในโปรแกรมซึ่งจะถูกกำหนดเป็นข้อมูลเบื้องต้นของการคำนวณ โดยจะกล่าวในรายละเอียดต่อไป อย่างไรก็ตามการคำนวณจะมีประสิทธิภาพสูงสุดก็ต่อเมื่อจำนวนโหนดคำนวณเท่ากับจำนวนกระบวนการหรือบล็อกนั้นคือหนึ่งโหนดคำนวณจะทำการคำนวณเพียงหนึ่งบล็อกเท่านั้น ประสิทธิภาพจะต่ำลงหากโหนดคำนวณทำการคำนวณมากกว่าหนึ่งบล็อกหรือเกิดความไม่เท่าเทียมกันของโหนด (Load Unbalancing) ก็ล่าวคือจำนวนบล็อกในแต่ละโหนดคำนวณมีไม่เท่ากัน ประเด็นหลักนี้มีผลกระทบโดยตรงต่อประสิทธิภาพของการคำนวณ แม้ว่าจะทำการคำนวณด้วยโหนดคำนวณที่มากกว่าแต่ประสิทธิภาพอาจจะด้อยกว่าหากมีความไม่เท่าเทียมกันของโหนดเกิดขึ้น นอกจากนั้นการที่แต่ละโหนดคำนวณส่งข้อมูลต่อกันผ่านเครือข่ายก็มีผลกระทบโดยตรงต่อประสิทธิภาพการคำนวณด้วยเช่นกัน แต่ผลกระทบจะมีไม่นานหากเวลาที่ใช้ในการส่งข้อมูลผ่านเครือข่ายนั้นน้อยมากเมื่อเทียบกับเวลาที่ใช้ไปกับการคำนวณหลัก

### 3.5.5 การแลกเปลี่ยนข้อมูลระหว่างกระบวนการ (Data Exchanging among Processes)

โปรแกรมจะทำการสร้างข้อมูลขึ้นมาสองชุดได้แก่ชุดข้อมูลหลัก (ชุดลำดับข้อมูลแบบสองมิติตามรูปที่ 3.11) ที่ต้องทำการคำนวณโดยตรงและชุดข้อมูลย่อย (ชุดลำดับข้อมูลแบบหนึ่ง มิติตามรูปที่ 3.11) ซึ่งมีไว้สำหรับพักและรับค่าที่ได้จากขอบของบล็อกที่ติดกัน ชุดข้อมูลย่อยนี้จะถูกสร้างขึ้นก็ต่อเมื่อโปรแกรมตรวจสอบได้ว่าด้านใดด้านหนึ่งของบล็อกที่กำลังพิจารณาอยู่ เชื่อมต่อกับด้านของบล็อกอื่นเท่านั้น นั่นคือแต่ละด้านของแต่ละบล็อกจะเสมือนว่ามีชุดข้อมูลย่อยนี้ประจำอยู่ และจะมีอยู่จริงก็ต่อเมื่อด้านนั้น ๆ เชื่อมต่อกับบล็อกอื่นเท่านั้น การกำหนดเช่นนี้ช่วยในการประยัดหน่วยความจำของคอมพิวเตอร์ได้ส่วนหนึ่งนั่นคือจะไม่ถูกจองเข้ามาหากไม่มีส่วนเกี่ยวข้องกับการคำนวณ จากรูปที่ 3.11 แสดงการแลกเปลี่ยนข้อมูลระหว่างบล็อกที่ติดกันซึ่งมีพิจารณากระบวนการ P1 ชุดข้อมูลย่อยของ P1 นี้จะทำหน้าที่เสมือนว่าเป็นค่าที่ขอบด้านขวาของชุดข้อมูลหลัก ในตอนเริ่มต้นของการคำนวณ ชุดข้อมูลย่อยและค่าที่ขอบด้านขวาของชุดข้อมูลหลักจะมีค่าเป็นศูนย์และเมื่อกระบวนการคำนวณเสร็จสมบูรณ์ในแต่ละรอบการคำนวณ ชุดข้อมูลย่อยของ P1 จะร้องขอข้อมูลในคอลัมน์ที่สองของ P2 ผ่านการส่งผ่านข่าวสาร (หากนำข้อมูลหลักของ P1 และ P2 มาซ่อนทับกับข้อมูลหลักในคอลัมน์สุดท้ายของ P1 และข้อมูลหลักในคอลัมน์แรกของ P2 จะหายไป) เมื่อชุดข้อมูลย่อยของ P1 มีค่า (ที่ได้จาก P2) ก็จะทำการส่งไปยังคอลัมน์สุดท้ายของชุดข้อมูลหลัก

โดยตรงและหากจำนวนชุดข้อมูลมีความยาวไม่เท่ากันก็จะส่งโดยการประมาณค่าในช่วง สำหรับกระบวนการอื่นที่สามารถพิจารณาได้ในทำนองเดียวกัน



รูปที่ 3.11 แสดงการแลกเปลี่ยนข้อมูลของบล็อกที่อยู่ต่างกระบวนการ ลูกศรเส้นประแสดงถึงการแลกเปลี่ยนข้อมูลผ่านการส่งข่าวสารระหว่างกระบวนการ ในขณะที่ลูกศรเส้นทึบจะเป็นการแลกเปลี่ยนกันโดยตรง (ดูรูป 3.9 ประกอบ) ในกระบวนการนั้น ๆ

ตารางที่ 3.1 แสดงโครงสร้างข้อมูลสำหรับกำหนดเงื่อนไขที่ขอบของโดเมน

BlockID							
Nx	Ny						
Ox	Oy						
Sx	Sy						
1	Ff	Fi	Fo	NBID	Y1	Y2	
2	Ff	Fi	Fo	NBID	Y1	Y2	
3	Ff	Fi	Fo	NBID	X1	X2	
4	Ff	Fi	Fo	NBID	X1	X2	
1	H1	H2	Y1	Y2			
2	H1	H2	Y1	Y2			
3	H1	H2	X1	X2			
4	H1	H2	X1	X2			

### 3.5.6 การจัดเก็บแฟ้มข้อมูลสำหรับนำเข้าเพื่อทำการคำนวณ

เพื่อให้โปรแกรมสามารถระบุเงื่อนไขเริ่มต้น เงื่อนไขที่ขอบ และเงื่อนไขการเชื่อมต่อได้อย่างถูกต้องและง่ายต่อการใช้งานในกรณีที่ต้องการปรับเปลี่ยนเงื่อนไขหรือแม้กระทั่งเปลี่ยนปัญหาในการคำนวณ การจัดเก็บข้อมูลแสดงในตารางที่ 3.1 และรายละเอียดต่าง ๆ ดังนี้

- BlockID เป็นการกำหนดหมายเลขประจำตัวของบล็อก ID ซึ่ง ID มีค่ามากกว่า 0
- Nx และ Ny เป็นจำนวนปริมาตรควบคุมของโอดเมน ID ในแนวแกน x และ y ตามลำดับ
- Ox และ Oy เป็นการระบุพิกัดเริ่มต้นของโอดเมน ID
- Sx และ Sy เป็นขนาดของความกว้างความสูงของโอดเมน ID

สำหรับตัวเลข 1, 2, 3 และ 4 ที่ปรากฏในตารางจะเป็นหมายเลขอารบุลบนด้านต่าง ๆ ของโอดเมน ได้แก่ หมายเลข 1: แทนขอบด้านซ้าย หมายเลข 2: แทนขอบด้านขวา หมายเลข 3: แทนขอบด้านล่าง และหมายเลข 4: แทนขอบด้านบน ซึ่งเมื่อทำการอ่านข้อมูลมาถึงตำแหน่งหมายเลขใด ก็จะเป็นการกำหนดเงื่อนไขให้แก่ขอบด้านนั้น ๆ โดยเงื่อนไขที่ขอบของโอดเมนนั้นแบ่งเป็น 2 กลุ่ม ได้แก่ กลุ่มเงื่อนไขที่เกี่ยวข้องกับการไหลและการเชื่อมต่อกับโอดเมนอื่น และกลุ่มเงื่อนไขที่เกี่ยวข้องกับความร้อน

กลุ่มแรก ได้แก่เงื่อนไขที่เกี่ยวข้องกับการไหลและการเชื่อมต่อโดยจะประกอบไปด้วย พารามิเตอร์ Ff, Fi, Fo และ NBID ซึ่ง Ff, Fi และ Fo จะมีค่าเป็น 0 หรือ 1 โดยที่ Ff จะใช้แทนเงื่อนไขของกระแสอิสระ (Free Stream Boundary Condition) Fi ใช้แทนเงื่อนไขการไหลเข้า (Inflow Boundary Condition) และ Fo ใช้แทนเงื่อนไขการไหลออก (Outflow Boundary Condition) หากต้องการกำหนดให้เงื่อนไขใหม่มีอยู่กี่กำหนดได้โดยให้พารามิเตอร์ดังกล่าวมีค่าเป็น 1 และหากกำหนดเป็น 0 ก็ถือว่าไม่มีเงื่อนไขนั้นอยู่ที่ขอบด้านที่กำลังพิจารณา สำหรับ NBID นั้นจะเป็นเลขจำนวนเต็มมากกว่าหรือเท่ากับศูนย์ซึ่งจะเป็นหมายเลขอารบุลประจำตัวของโอดเมนข้างเคียงที่เชื่อมต่อกับด้านที่กำลังพิจารณา ในส่วนพารามิเตอร์ที่ตามหลัง NBID ได้แก่ X1, X2, Y1 และ Y2 นั้นจะเป็นการระบุจุดเริ่มต้นและจุดสิ้นสุดของระยะทางการเชื่อมต่อ แต่ถ้าหาก  $X1=X2=Y1=Y2=0$  หมายความว่าระยะทางทั้งหมดของด้านนั้นเชื่อมต่อกับโอดเมนข้างเคียง อย่างไรก็ตามหากว่าทุกพารามิเตอร์มีค่าเป็นศูนย์นั้นคือ  $Ff=Fi=Fo=NBID=0$  จะได้ว่าด้านนั้นถูกกำหนดเงื่อนไขให้เป็นผนังไม่เลื่อนไหล (No-Slip Wall Condition) ซึ่งจะเป็นค่าที่ถูกกำหนดไว้ก่อนในโปรแกรมคอมพิวเตอร์ (Default Conditions)

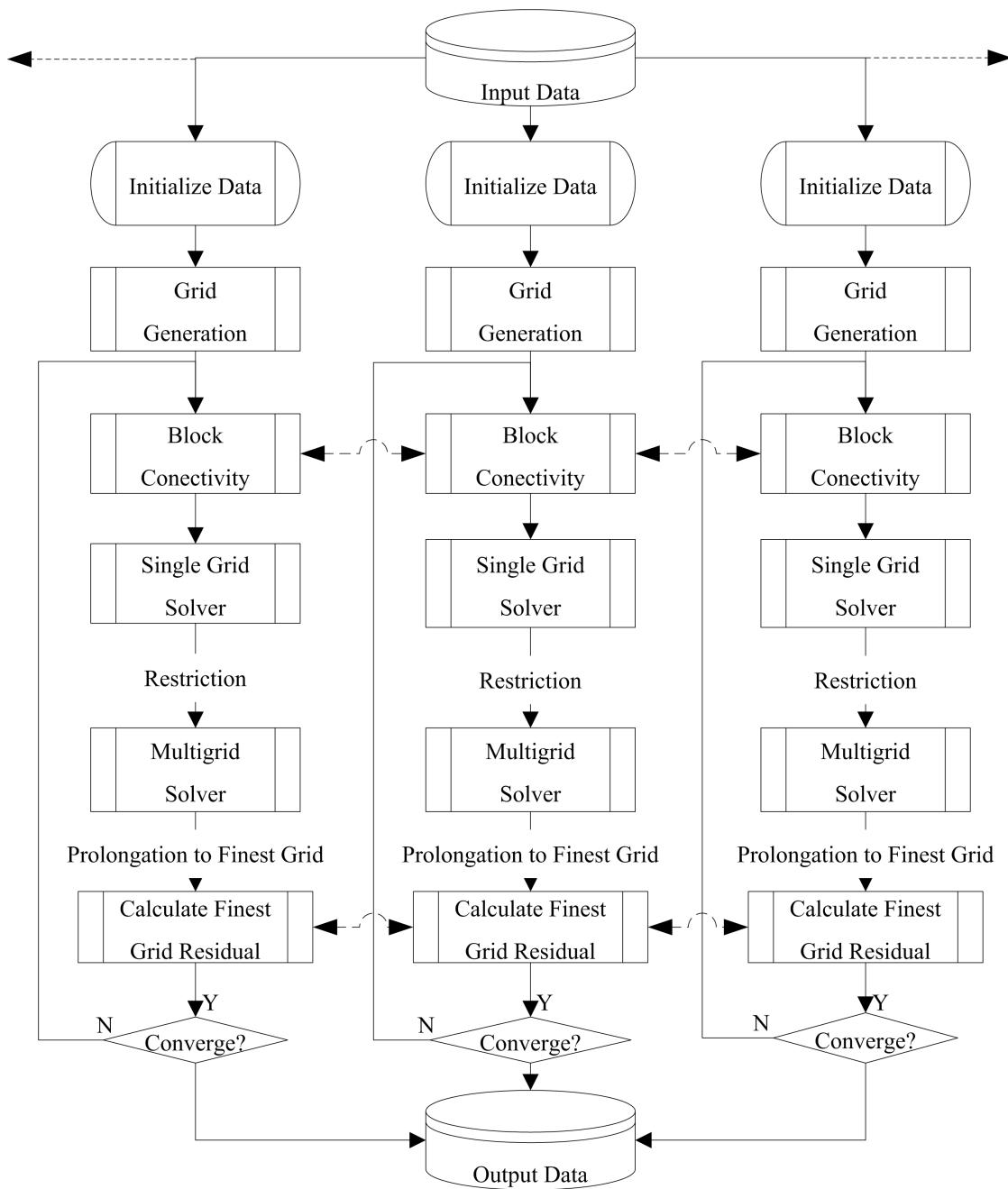
กลุ่มที่สองคือส่วนที่เกี่ยวกับการกำหนดค่าความร้อนโดยจะมีอยู่ 4 เงื่อนไขได้แก่ การกำหนดค่าการกระจายตัวของอุณหภูมิที่ผนังเมื่อ  $H1>0$  และ  $H2>0$  การกำหนดค่าฟลักซ์ความร้อนที่ผนัง (Wall Heat Flux) เมื่อ  $H1<-1$  การกำหนดให้อุณหภูมิที่พื้นผิวมีการเคลื่ยแบบเชิงเส้นระหว่างปลายทั้งสองด้านเมื่ออุณหภูมิของปลายด้านใดด้านหนึ่งหรือทั้งสองด้านมีการเปลี่ยนแปลงระหว่างการคำนวนโดยให้  $H1=-1$  และการกำหนดให้ไม่มีการถ่ายเทความร้อนที่ผนัง (Adiabatic Wall) เมื่อ  $H1=0$  ซึ่งมีรายละเอียดดังต่อไปนี้

(1) กรณี  $H1>0$  และ  $H2>0$  เป็นการกำหนดค่าการกระจายตัวของอุณหภูมิที่ผนังซึ่งจะคำนวนได้จากการประมาณค่าในช่วงระหว่างค่าอุณหภูมิ  $H1$  ที่ต่ำแทนง  $X1$  (หรือ  $Y1$ ) และค่าของอุณหภูมิ  $H2$  ที่ต่ำแทนง  $X2$  (หรือ  $Y2$ ) แต่ถ้าหาก  $H1=H2$  และคงว่าผนังด้านนั้นมีอุณหภูมิเท่ากันตลอดทั้งด้าน

(2) กรณี  $H1<-1$  เป็นการกำหนดค่าฟลักซ์ความร้อนซึ่งค่า  $H1$  ก็คือค่าฟลักซ์ความร้อนที่ต้องการป้อนให้โปรแกรมสำหรับทำการคำนวนโดยพารามิเตอร์  $H2$ ,  $X1$  (หรือ  $Y1$ ) และ  $X2$  (หรือ  $Y2$ ) นั้นจะถูกลงทะเบียนซึ่งในกรณีนี้มีการกำหนดค่าพารามิเตอร์ “ตรรکแบบบูล” (Boolean Logic) บางตัวเพื่อแจ้งให้โปรแกรมหลักทราบเพื่อให้มีการปรับเปลี่ยนค่าที่ขอบด้านที่ถูกกำหนดในแต่ละรอบของการคำนวน

(3) กรณี  $H1=-1$  เป็นการกำหนดการกระจายตัวของอุณหภูมิที่พื้นผิวของด้านที่กำลังพิจารณาโดยการเคลื่ยแบบเชิงเส้นในช่วงระหว่างค่าอุณหภูมิที่จุดปลายทั้งสองของพื้นผิวซึ่งมีการคำนวนใหม่ในทุกๆ รอบการคำนวน เนื่องจากอุณหภูมิที่ปลายข้างใดข้างหนึ่งหรือทั้งสองข้างอาจมีการเปลี่ยนแปลงในทุกรอบการคำนวน โดยกรณีนี้จะลงทะเบียนพารามิเตอร์  $H2$  เพราะจะนั้นพารามิเตอร์ที่ต้องทำการกำหนดต่อจาก  $H1$  ได้แก่  $X1$  ( $Y1$ ) และ  $X2$  ( $Y2$ ) ซึ่งเป็นพิกัดจุดปลายทั้งสองข้างในกรณีนี้จะมีการกำหนดค่าพารามิเตอร์ตรรกแบบบูล (Boolean Logic) บางตัวเพื่อแจ้งให้โปรแกรมหลักทราบเพื่อให้มีการปรับเปลี่ยนค่าที่ขอบด้านที่ถูกกำหนดในแต่ละรอบการคำนวน

(4) กรณี  $H1=0$  จะกำหนดให้ด้านที่กำลังพิจารณาเป็นผนังที่ไม่มีการถ่ายเทความร้อนซึ่งเป็นเงื่อนไขที่ถูกกำหนดในตอนแรก นั่นคือพารามิเตอร์ตรรกแบบบูล (Boolean Logic) ในกรณีนี้จะถูกกำหนดให้เป็นจริงในตอนเริ่มต้นเพื่อให้มีการคำนวนเงื่อนไขนี้ในทุกๆ รอบการคำนวน แต่ถ้าหากพารามิเตอร์ตรรกแบบบูล (Boolean Logic) ในกรณีที่ (1) และ (2) ถูกกำหนดให้เป็นจริงพารามิเตอร์ตรรกแบบบูล (Boolean Logic) ในกรณีนี้จะถูกกำหนดให้เป็นเท็จเพื่อยกเลิกการคำนวนสำหรับบังคับให้ข้อมูลภายในโดยเมนเป็นไปตามเงื่อนไขนี้



รูปที่ 3.12 แสดงกระบวนการคำนวณโดยรวม

### 3.5.7 ลำดับขั้นตอนการคำนวณ (Computation Procedure)

เมื่อกระบวนการ (Process) ทั้งหมดเริ่มต้นทำงานและถูกกำหนดหมายเลขประจำตัวที่ไม่ซ้ำกันโดยโหนดแม่ ซึ่งแต่ละกระบวนการจะทำการประมวลผลโปรแกรมที่แยกจ่ายโดยโหนดแม่ และเมื่อแต่ละกระบวนการส่งประมวลผลโปรแกรม แต่ละกระบวนการจะทำการอ่านข้อมูลจาก

แฟ้มข้อมูลที่เก็บรายละเอียดทั้งหมดที่เกี่ยวข้องกับการคำนวณ ໄວ่และทำการอ่านข้อมูลตั้งแต่ต้นแฟ้มข้อมูลจนกระทั่งค่าหมายเลขอรรถจักรตัวของกระบวนการนั้นมีค่าเท่ากับค่า BlockID ตามตารางที่ 3.1 กระบวนการดังกล่าวก็จะทำการอ่านและดึงข้อมูลในส่วนนั้นมาคำนวณค่าเริ่มต้น ค่าเงื่อนไขที่ขอบเขต และค่าการตรวจสอบเงื่อนไขต่างๆ สำหรับการคำนวณ โดยการอ่านข้อมูลจะเสร็จสิ้นก็ต่อเมื่อทำการคำนวณค่าต่าง ๆ ตามที่ต้องการได้ครบถ้วนแล้ว จากนั้นก็จะเข้าสู่กระบวนการคำนวณอันดับแรกได้แก่การสร้างกริดในแต่ละบล็อกจากนั้นจะเข้าสู่วนรอบของการคำนวณซึ่งในวนรอบนี้จะมีขั้นตอนวิธีมัดติกридเป็นตัวเร่งอัตราการลูปเข้าของผลเฉลยอยู่ภายในวนรอบ นอกจากนั้นในแต่ละวนรอบการคำนวณก็จะมีการแลกเปลี่ยนค่าที่ขอบของบล็อกที่ติดกัน ซึ่งเมื่อค่าเดย์ตาก้าวโดยเฉลี่ยของทุกรอบวนนั้นน้อยกว่าเกณฑ์ที่กำหนด ໄວ่ก็จะหยุดการคำนวณและเขียนข้อมูลลงแฟ้มข้อมูลที่แยกกันต่อไป สำหรับกระบวนการคำนวณโดยรวมสามารถแสดงเป็นแผนภาพได้ตามรูปที่ 3.12

## บทที่ 4

### การไหลคงตัวแบบรากเรียบและไม่อัดตัวที่อุณหภูมิคงที่ (Steady Laminar and Incompressible Isothermal Flow)

ในบทนี้จะนำเสนองานคำนวณปัญหาการไหลคงตัวแบบรากเรียบและไม่อัดตัวที่อุณหภูมิคงที่ ดังนั้นสมการที่เกี่ยวข้องจึงมีเพียงสมการความต่อเนื่องตามสมการที่ (3.1) และสมการโน้มนต์ตามสมการที่ (3.2) เท่านั้น โดยไม่มีแรงที่กระทำต่อตัวของไอล  $F_B$  มาเกี่ยวข้องซึ่งได้ลดไว้ในฐานที่เข้าใจว่ามีเฉพาะแรงเนื่องจากความดันเท่านั้นที่กระทำต่อตัวของไอลซึ่งได้พิจารณาแยกออกจากแรง  $F_B$  แล้ว และเมื่อพิจารณาให้เป็นการไหลแบบสองมิติแล้วสมการดังกล่าวข้างต้นสามารถเขียนใหม่ให้อยู่ในรูปสมการอนุพันธ์ย่อยสำหรับตัวแปรสองมิติได้ดังนี้

สมการอนุรักษ์มวล:

$$\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0 \quad (4.1)$$

สมการอนุรักษ์โน้มนต์ในแนวแกน x:

$$\frac{\partial}{\partial x}(\rho uu) + \frac{\partial}{\partial y}(\rho vu) = \frac{\partial}{\partial x}\left(\mu \frac{\partial u}{\partial x}\right) + \frac{\partial}{\partial y}\left(\mu \frac{\partial u}{\partial y}\right) - \frac{\partial p}{\partial x} \quad (4.2)$$

สมการอนุรักษ์โน้มนต์ในแนวแกน y:

$$\frac{\partial}{\partial x}(\rho uv) + \frac{\partial}{\partial y}(\rho vv) = \frac{\partial}{\partial x}\left(\mu \frac{\partial v}{\partial x}\right) + \frac{\partial}{\partial y}\left(\mu \frac{\partial v}{\partial y}\right) - \frac{\partial p}{\partial y} \quad (4.3)$$

กรรมวิธีในการแก้สมการเหล่านี้ด้วยกระบวนการเชิงตัวเลขนั้นได้อธิบายไปโดยสังเขปในบทที่ 3 แล้วจึงไม่มีการอภิปรายช้าในบทนี้ สำหรับปัญหาที่จะทำการคำนวณและศึกษาพฤติกรรมการไหล พร้อมทั้งทดสอบความถูกต้องและสมรรถนะของโปรแกรมได้แก่ การไหลในโพรงจตุรัสเนื่องจาก การขับเคลื่อนด้านบน (Top Lid-Driven Cavity Flow) และการไหลผ่านห่อตัวแยก “รูปตัวที” (Flow Through a T-Junction) รายละเอียดจะได้แสดงดังต่อไปนี้

#### 4.1 การไหลในโพรงจตุรัสเนื่องจากการขับเคลื่อนด้านบน

สำหรับการไหลในโพรงจตุรัสโดยมีการขับเคลื่อนที่ทำให้ของไหลด้านบนเคลื่อนที่ด้วย ความเร็วคงที่นั้น พฤติกรรมที่อยู่ภายในโพรงจะเป็นการไหลที่ไม่ซับซ้อนมากนัก เพราะฉะนั้น ปัญหาสำหรับการไหลในลักษณะนี้จึงมักถูกนำเสนอโดยทดสอบความถูกต้องของโปรแกรมคอมพิวเตอร์ที่ได้ประดิษฐ์ขึ้นหรือนำไปทดสอบเทคนิคขั้นสูงรวมทั้งวิธีการที่พัฒนาขึ้นใหม่ ดังนั้นการคำนวณในส่วนนี้จึงเป็นการทดสอบและตรวจสอบความถูกต้องของวิธีการและเทคนิคบางประการของโปรแกรมคอมพิวเตอร์ที่ได้พัฒนาขึ้นด้วยเช่นกัน โดยจะทำการทดสอบการประมาณค่าพจน์การพา (Convection Schemes) ตามที่ได้อภิปรายในหัวข้อ 3.3.1 และ 3.3.2 และจะทดสอบเทคนิคமัลติบล็อก (Multiblock Technique) รวมทั้งทดสอบสมรรถนะของการคำนวณแบบบานานร่วมกับการใช้เทคนิค การแบ่งโดเมนหรือเทคนิคமัลติบล็อก ซึ่งจะอภิปรายในหัวข้อดังต่อไปนี้

##### 4.1.1 ลักษณะของปัญหาและรายละเอียดการคำนวณ

โดยmenที่พิจารณาจะมีลักษณะเป็นรูปสี่เหลี่ยมจตุรัสโดยภายในจะมีของไหลบรรจุอยู่ และของไหลด้านบนจะถูกขับให้มีความเร็วคงที่เท่ากับ  $U_0$  m/s ส่งผลให้ของไหลที่บรรจุอยู่ภายในถูกเหนี่ยวนำให้มีการหมุนในลักษณะวนตามเข็มนาฬิกา สำหรับการคำนวณนั้นจะแบ่งเป็นสองกรณี แต่ละกรณีถูกกำหนดโดยค่าตัวเลขเรย์โนล (Reynolds Number)  $Re = \rho U_0 L / \mu$  เมื่อ  $L$  เป็นขนาดของโพรงจตุรัส สำหรับการคำนวณนั้นจะกำหนดให้  $\rho = L = U_0 = 1$  และจะเปลี่ยนแปลงค่า  $\mu$  เพื่อให้ได้ค่า  $Re$  ตามที่กำหนดในแต่ละกรณีซึ่งมีสองกรณีได้แก่ที่  $Re = 1,000$  และ  $Re = 5,000$  โดยการตรวจสอบความถูกต้องของโปรแกรมในแต่ละกรณีนั้นจะนำค่าความเร็ว  $U$  ตามแนวแกน  $y$  ที่ตำแหน่งตรงกับกลางความกว้างของโพรงและความเร็ว  $V$  ตามแนวแกน  $x$  ที่ตำแหน่งตรงกับกลางความสูงของโพรงนำไปเปรียบเทียบกับข้อมูลที่น่าเชื่อถือในกรณีนี้จะนำไปเปรียบเทียบกับผลการคำนวณของ Ghia, Ghia และ Shin (1986)

#### 4.1.2 ผลการคำนวณและการประเมินผลการประมาณพจน์การพาแบบ QUICK

พิจารณารูปที่ 4.1 ซึ่งเป็นการเปรียบวัดผลการคำนวณของความเร็วโดยใช้การประมาณค่าพจน์การพาแบบ QUICK และแบบ FOU ที่จำนวนกริดต่างกันเทียบกับผลการคำนวณของ Ghia et al (1986) ที่ค่า  $Re=1,000$  จะพบว่าการประมาณค่าพจน์การพาแบบ FOU ใช้จำนวนกริดถึง  $257 \times 256$  จุดความถูกต้องของผลเฉลยยังน้อยกว่าการประมาณค่าแบบ QUICK ที่ใช้กริดเพียงแค่  $33 \times 33$  จุดเท่านั้น และสำหรับ QUICK แล้วจำนวนกริดเพียงแค่  $65 \times 65$  จุดผลเฉลยที่ได้นั้นทับกับผลการคำนวณของ Ghia et al (1982) ซึ่ง FOU ต้องใช้กริดถึง  $513 \times 513$  จุด (ไม่ได้แสดงในที่นี้) จึงจะได้ค่าความถูกต้องในระดับนี้ รูปที่ 4.2 แสดงผลการคำนวณที่ค่า  $Re=1,000$  และ  $Re=5,000$  โดยใช้การประมาณค่าพจน์การพาแบบ QUICK โดยใช้กริดเพียงแค่  $65 \times 65$  จุด ผลการคำนวณที่ได้มีระดับความถูกต้องสูงเมื่อเทียบกับผลการคำนวณของ Ghia et al (1982) แม้ว่าค่า  $Re$  จะสูงขึ้นมากก็ตาม ซึ่งผลลัพธ์เหล่านี้ถือเป็นสิ่งยืนยันถึงความถูกต้องของโปรแกรมคอมพิวเตอร์ที่พัฒนาขึ้นในอีกระดับหนึ่ง

#### 4.1.3 การประเมินศักยภาพของระเบียบวิธีมัลติกริด

สำหรับการทดสอบในส่วนนี้จะทำการคำนวณไปบนกริดจำนวนหลายชุดที่มีขนาดของกริดแตกต่างกันนั่นเองที่มาของระเบียบวิธีกริดหลายระดับหรือ “ระเบียบวิธีมัลติกริด” (Multigrid Method) สำหรับขั้นตอนและรายละเอียดของการคำนวณด้วยเทคนิคนี้ได้อธิบายไว้ในหัวข้อที่ 3.4 สำหรับการประมาณค่าพจน์การแบบ QUICK นั้นจะถูกใช้เฉพาะกริดชุดแรกหรือกริดชุดที่ละเอียดที่สุดเท่านั้น เพราะหากใช้กับกริดชุดใหญ่ด้วยแล้วบางที่กริดชุดที่ใหญ่ที่สุดอาจจะมีจุดไม่เพียงพอต่อข้อกำหนดของการประมาณค่าแบบ QUICK ดังนั้นเพื่อตัดปัญหาในส่วนนี้ QUICK จึงถูกใช้เฉพาะในกริดชุดที่ละเอียดที่สุดเท่านั้น ให้พิจารณารูปที่ 4.3 ซึ่งแสดงการลดลงของค่าเสย์ตอกค้างเมื่อใช้จำนวนระดับของกริดที่แตกต่างกัน เมื่อคำนวณที่  $Re=1,000$  จำนวนกริดที่ใช้เท่ากับ  $65 \times 65$  จุด จะพบว่ายิ่งใช้จำนวนกริดหลายชุดอัตราการลู่เข้าของผลเฉลยก็ยิ่งเร็วขึ้น แต่อัตราความเร็วจะเริ่มลดลงเมื่อใช้กริดจำนวนมากกว่า 4 ชุด นั่นคือการใช้กริดจำนวน 5 และ 6 ชุดการลู่เข้าของผลเฉลยไม่ดีไปกว่าการใช้กริดจำนวน 4 ชุดมากเท่าใดนัก เพราะขณะนั้นมีคำนึงปริมาณงานที่ต้องทำเพิ่มขึ้นเมื่อมีจำนวนกริดหลายชุดขึ้น การใช้กริดเพียงแค่ 4 ชุดจึงถือว่าเหมาะสมที่สุด พิจารณา รูปที่ 4.4 แสดงการลดลงของค่าเสย์ตอกค้างเมื่อใช้จำนวนระดับของกริดที่แตกต่างกัน เมื่อคำนวณที่  $Re=5,000$  จำนวนกริดที่ใช้เท่ากับ  $65 \times 65$  จุด จะพบว่าการคำนวณด้วยกริดเพียงชุดเดียวหรือแม้แต่สองชุดก็ตามผลเฉลยมีแนวโน้มว่าจะ “ไม่ลู่เข้า” ในขณะที่เมื่อใช้กริดจำนวน 3 ชุดผลเฉลยกลับลู่เข้าอย่างรวดเร็วเมื่อเทียบกับกริดเพียงชุดเดียวและกริดสองชุด สำหรับการลดลงของค่าเสย์ตอกค้างเมื่อใช้จำนวนกริดมากกว่าสามชุดอัตราการลดลงใกล้เคียงกับการใช้กริดสามชุดมากจึง “ไม่ถูกแสดง” ในที่นี้ ซึ่งผลของการคำนวณนี้ก็สอดคล้องกับผลการคำนวณของ Varonos และ Bergeles (2001) ที่

การใช้กริดเพียงชุดเดียวผลเฉลยจะไม่ถูกเข้าเมื่อมีการประมาณค่าพจน์การพาแบบ QUICK ที่ค่า  $Re=5,000$  ซึ่งผลของการคำนวณนี้ได้แสดงให้เห็นว่าจากจากระเบียนวิธีมัลติกริดจะเป็นตัวเร่งอัตราการถูกเข้าของผลเฉลยแล้วข้างจะช่วยรักษาเสถียรภาพในการคำนวณอีกด้วยหากมีการกำหนดเงื่อนไขที่เหมาะสม

#### 4.1.4 การประเมินศักยภาพของเทคนิคการแบ่งโอดเมนและการคำนวณแบบขาน

การคำนวณในส่วนนี้จะเป็นการทดสอบการใช้เทคนิคการแบ่งโอดเมนซึ่งก็คือการแบ่งโอดเมนหลักออกเป็นโอดเมนย่อยโดยแต่ละโอดเมนย่อยอาจจะเรียกอีกอย่างว่า “บล็อก” เพราะฉะนั้นวิธีการนี้อาจจะเรียกว่า “เทคนิค�ัลติบล็อก” (Multiblock Technique) รูปที่ 4.5 แสดงการแบ่งโอดเมนหลักออกเป็น 4 บล็อกอย่างเท่าเทียมกัน โดยแต่ละบล็อกจะมีหมายเลขกำกับ จากนั้นกริดจะถูกสร้างลงในแต่ละบล็อกซึ่งจำนวนกริดในแต่ละบล็อกจะเท่ากับ  $41 \times 41$  จุด สำหรับการตรวจสอบความถูกต้องของเทคนิคที่ใช้นั้นจะกระทำโดยวิธีการเดียวกันกับหัวข้อที่ผ่านมา โดยการเปรียบวัดค่าความเร็ว U และ V ในแนวเส้นแบ่งครึ่งของโพรงจัตุรัสทั้งในแนวอนและแนวตั้ง ซึ่งจะพบว่าอยู่ตรงรอยต่อระหว่างบล็อกพอดี รูปที่ 4.6 แสดงการเปรียบเทียบค่าความเร็วระหว่างผลการคำนวณของโปรแกรมคอมพิวเตอร์ที่ได้พัฒนาขึ้นกับผลการคำนวณของ Ghia et al (1982) เส้นที่ใช้แทนความเร็วที่แต่ละตำแหน่งในแนวแกนนั้นมีนิยามเดียวกันกับเส้นในรูปที่ 4.1 และ 4.2 และเมื่อพิจารณาจากรูปที่ 4.6 แล้วจะพบว่าผลการคำนวณของทั้งสองนั้นสอดคล้องกันดีมากแม้ว่าผลการคำนวณด้วยโปรแกรมคอมพิวเตอร์ที่ได้พัฒนาขึ้นนี้เส้นความเร็ว U และเส้นความเร็ว V จะถูกแบ่งออกเป็นสองส่วนและแต่ละส่วนจะอยู่ต่างบล็อกกันก็ตาม อนึ่งเป็นที่ทราบกันดีว่าความดันเป็นหนึ่งในปัจจัยที่ทำให้เกิดการไหล ซึ่งสำหรับการคำนวณแล้วหากได้ค่าความดันที่ถูกต้องก็จะส่งผลให้ได้ค่าความเร็วที่ถูกต้องตามมา รูปที่ 4.7 แสดงเส้นระดับของความดันเมื่อประกอบกับผลการคำนวณด้วยบล็อก จะพบว่ามีความต่อเนื่องของเส้นเป็นอย่างดี นั่นจึงเป็นผลให้ได้ค่าความเร็วที่ถูกต้องตามรูปที่ 4.6 ในส่วนของการคำนวณแบบขานนั้นจะทำการทดสอบโดยการเปรียบเทียบเวลาที่ใช้ในการคำนวณด้วยเทคนิค�ัลติบล็อก โดยใช้กริดวิธีการคำนวณแบบขานกับการคำนวณบนโอดเมนหลัก โดยใช้วิธีการคำนวณแบบดึงเดิมด้วยจำนวนกริดที่สอดคล้องกัน นั่นคือจะใช้กริดบนโอดเมนหลักเท่ากับ  $81 \times 81$  จุด สำหรับการคำนวณแบบขานนั้นจะกำหนดให้จำนวนของหน่วยประมวลผลเท่ากับจำนวนของบล็อกและแต่ละบล็อกจะถูกคำนวณโดยแต่ละหน่วยประมวลผล จากรูปที่ 4.8 จะพบว่าด้วยการคำนวณแบบขานร่วมกับการใช้เทคนิค�ัลติบล็อกนี้จะสามารถลดเวลาที่ใช้ในการคำนวณลงจากวิธีการดึงเดิมได้ประมาณสองเท่า ซึ่งผลที่ได้นี้จะชัดเจนมากขึ้นหากจำนวนกริดที่ใช้มีจำนวนมากขึ้น มากจนกระทั่งเวลาที่ใช้ในการส่งผ่านข้อมูลระหว่างหน่วยประมวลผลนั้นอยมากเมื่อเทียบกับเวลาที่ใช้ในการคำนวณหลัก

#### 4.1.5 สรุปผลการคำนวณ

ผลการคำนวณที่ผ่านมาได้สะท้อนให้เห็นถึงความถูกต้อง เสถียรภาพและสมรรถนะ ในอีกระดับหนึ่งของโปรแกรมคอมพิวเตอร์ที่ได้พัฒนาขึ้น ซึ่งยังมีปัจจัยอื่นอีกหลายประการที่จะ กระทบต่อประเด็นดังกล่าว ด้านนี้การคำนวณในส่วนถัดไปจะมีการเพิ่มความยุ่งยากหรือความ ซับซ้อนในบางส่วนขึ้นสำหรับทดสอบโปรแกรมต่อไป โดยผลลัพธ์ที่ทำการทดสอบและศึกษาใน การคำนวณส่วนนี้จะนำไปเป็นข้อมูลเบื้องต้นและใช้สำหรับการคำนวณในส่วนถัดไป โดยผลลัพธ์ ของการคำนวณที่ได้เป็นดังนี้

- การใช้การประมาณค่าพจน์การพาแบบ QUICK นั้นให้ความถูกต้องแม่นยำมาก กว่าการใช้วิธีการประมาณค่าแบบ FOU มาก แม้ว่าจะใช้จำนวนกริดที่น้อยกว่ามาก ก็ตาม
- จำนวนระดับของกริดที่เหมาะสมที่ใช้สำหรับการคำนวณด้วยระเบียบวิธีมัลติกริด เท่ากับ 4 ระดับกริด

#### 4.2 การไหลผ่านท่อแยกปัตวที

สำหรับการไหลในท่อแยกนี้ได้มีการประยุกต์ใช้งานในด้านต่าง ๆ จำนวนมากและมี บทบาทสำคัญในอุตสาหกรรมทางเคมี อุปกรณ์แลกเปลี่ยนความร้อน กลศาสตร์ของไหลทางชีวภาพ (Bio-fluid Mechanics) และการหล่อเย็นในอุปกรณ์เครื่องกำเนิดไฟฟ้า เป็นต้น สำหรับการคำนวณ เชิงตัวเลขหรือแม้กระทั่งการทดลองเกี่ยวกับการไหลในท่อแยกนี้ในอดีตที่ผ่านมาพบว่ามีไม่มาก เนื่องด้วยความซับซ้อนทางรูปร่าง โดยในจำนวนนี้ได้แก่

- Liepsch, Moravic, Rastogi และ Vlachos (1982) ได้ทำการทดลองและวัดความเร็วใน แนวการไหลที่ระนาบสมมาตรของท่อแยกที่อัตราส่วนความกว้างต่อความสูงของท่อ เท่ากับ 8:1 โดยที่ค่าตัวเลข Re และสัดส่วนอัตราการไหลที่ทางออกยังอยู่ในช่วง การไหลแบบรابةเรียน
- Popp และ Sallet (1983) ได้ทำการทดลองการไหลแบบปั๊มปืนในท่อแยกที่อัตราส่วน ความกว้างต่อความสูงของท่อเท่ากับ 4:1 และได้วัดความเร็วในแนวการไหลที่ระนาบ สมมาตรไว้

- Lee และ Chiu (1992) ได้ทำการคำนวณการไหลแบบรากผ่านท่อแยกโดยใช้ระบบที่มีปริมาตรจำกัดร่วมกับเทคนิคแมลติบล็อกที่ค่าตัวเลขเรย์โนลด์เท่ากับ 496 ซึ่งผลการคำนวณที่ได้จะนำไปเปรียบเทียบความถูกต้องกับ Liepsch et al (1982)
- Chen และ Lian (1992) คำนวณการไหลแบบปั๊บปวนผ่านท่อแยกโดยใช้ระบบที่มีผลต่างจำกัด (Finite Difference Method) และใช้ “เทคนิคการกันค่า” (Block off Technique) เพื่อขจัดปัญหาความซับซ้อนทางรูป่างของโอดเมน ซึ่งแบบจำลองความปั๊บปวนที่ใช้ได้แก่แบบจำลองความปั๊บปวนมาตรฐานค่าตัวเลขเรย์โนลด์สูงของ  $k-\epsilon$  และผลการคำนวณที่ได้จะนำไปเปรียบเทียบความถูกต้องกับผลการทดลองของ Popp และ Sallet (1983)
- Neary และ Sotiropoulos (1996) คำนวณการไหลแบบรากผ่านท่อแยกรูปตัวที่ค่าตัวเลขเรย์โนลด์หลายค่า โดยจะใช้เทคนิคการอ้างตำแหน่งของอัลเลร์โดยอ้อม (Indirect-Addressing Array) เพื่อหลีกเลี่ยงกริดที่อยู่นอกขอบเขตของโอดเมนที่พิจารณาผลการคำนวณที่ได้จะถูกนำไปเปรียบเทียบความถูกต้องกับผลการทดลองของ Liepsch et al (1982)

จากการอดีตที่ได้อ้างถึงในส่วนของการคำนวณนี้จะพบว่าเป็นการคำนวณด้วยวิธีปกติยังไม่มีการใช้ระบบที่มีแมลติกริดเพื่อช่วยเร่งอัตราการถูกเข้าของผลเฉลยอาจเพราะว่าด้วยความยุ่งยากของการเขียนโปรแกรมเพื่อขจัดปัญหาทางรูป่างของโอดเมนอย่างเช่นเทคนิคการกันค่า (Block-off Technique) ซึ่งอาจจะทำให้สัมฤทธิ์ผลได้ยากกับระบบที่มีแมลติกริด หรือแม้แต่การคำนวณของ Neary และ Sotiropoulos (1996) ซึ่งใช้การอ้างอิงตำแหน่งของอัลเลร์โดยอ้อมนี้น่าจะจะเป็นวิธีการที่ดีแต่ถ้าต้องสร้างกริดให้ครอบคลุมบริเวณที่ไม่ใช่โอดเมนที่พิจารณาด้วยนั้นอาจจะคุ้นไม่เหมาะสม เพราะจะเป็นการลื้นเปลี่ยนหน่วยความจำไปโอดเมนที่ใหญ่ สำหรับการคำนวณของ Lee และ Chiu (1992) ซึ่งใช้เทคนิคแมลติบล็อกนี้ก็ไม่มีการนำกลวิธีทางด้านการคำนวณแบบบานานมาใช้ให้เกิดประโยชน์สูงสุดซึ่งทราบกันดีว่าทั้งสองเทคนิคนี้สามารถใช้ร่วมกันได้เป็นอย่างดี ยิ่งไปกว่านั้นงานด้านการคำนวณที่อ้างถึงจะมีการประมาณค่าพจน์การพาด้วยค่าอันดับของความแปรผันอยู่ที่อันดับหนึ่ง (First-Order Discretisation) นั่นคือการใช้ผลต่างต้นล้มอันดับหนึ่ง (First-Order Upwind Differencing) สำหรับพจน์การพาเดทุกผลก็อาจจะเหมือนกันกับกรณีที่ผ่านมาที่อาจจะเกิดความยุ่งยากมากขึ้นกับเทคนิคการกันค่าหากต้องใช้การประมาณค่าที่อันดับความถูกต้องสูงซึ่งต้องใช้จุดไกล์เคียงที่ห่างออกไปมากกว่าหนึ่งจุด เพราะฉะนั้นการคำนวณในส่วนนี้จะเป็นการนำเทคนิคการคำนวณที่กล่าวถึงมาใช้ร่วมกันเพื่อให้การคำนวณนี้มีประสิทธิภาพมากขึ้นสำหรับคำนวณปัญหาการไหลในท่อแยกรูปตัวที่

การคำนวณในหัวข้อที่ผ่านเป็นเพียงการทดสอบความถูกต้องของโปรแกรมคอมพิวเตอร์ที่พัฒนาขึ้นในเบื้องต้นเท่านั้น สมรรถนะของการคำนวณในส่วนการคำนวณแบบบานาณและเทคโนโลยีก็ที่ได้นั้นยังไม่ถือเป็นสมบูรณ์ผลของวิธีการที่ใช้ เนื่องจากว่า โคเมนท์พิจารณาซึ่งมีลักษณะเรียบง่ายอยู่ กล่าวคือสามารถที่จะคำนวณได้ด้วยวิธีการดังเดิม ในหัวข้อนี้จะเป็นการคำนวณในโคเมนท์มีความซับซ้อนขึ้น ความยุ่งยากที่เกิดขึ้นคือการสร้างกริดแบบมีโครงสร้างเพียงชุดเดียวนั้นไม่อาจจะกระทำได้หรืออาจจะไม่เหมาะสมถ้าต้องสร้างกริดทับไปบนกรอบที่เป็นพื้นที่ส่วนใหญ่ให้ครอบคลุม โคเมนท์พิจารณาเพียงส่วนน้อยเพื่อที่จะใช้ “เทคนิคการกันค่า” (Block-off Technique) หรือด้วยการใช้การอ้างอิงโดยอ้อมสำหรับตำแหน่งของอัลเลรี่ (Array) รายละเอียดของการคำนวณและผลการคำนวณจะได้อภิปรายดังต่อไปนี้

#### 4.2.1 ลักษณะของปัญหาและรายละเอียดการคำนวณ

รูปที่ 4.9 แสดงลักษณะของการไหลในท่อแยกพร้อมทั้งการแบ่งบล็อก โดยจะมีการไหลเข้าท่อหลักด้วยอัตราการไหล  $Q_1$  ไหลออกจากท่อแยกในแนวตั้งจากท่ออัตราการไหล  $Q_2$  และไหลออกจากท่อหลักในแนวโนนด้วยอัตราการไหล  $Q_3$  ซึ่งการไหลเข้าท่อจะกำหนดให้มีการไหลแบบเต็มรูป (Fully-Developed Flow) ส่วนการไหลออกจากนั้นจะกำหนดให้ค่าอนุพันธ์ขององค์ประกอบความเร็วในแกนนั้นเทียบกับพิกัดในแกนดังกล่าวมีค่าเท่ากับศูนย์นั่นคือ  $\frac{\partial \phi}{\partial n} = 0$  เมื่อ  $\phi = u$  และ  $v$  และ  $n = x$  และ  $y$  ตามลำดับ สำหรับการคำนวณนี้จะทำการคำนวณที่ค่า  $Re = 496, 515, 525$  และ  $1,062$  และจะมีการเปลี่ยนแปลงค่าอัตราส่วนของการไหลออกที่  $r = 0.44, 0.23, 0.64$  และ  $0.58$  ตามลำดับ เมื่อ  $Re = \rho U_0 (2L)/\mu$  และ  $r = Q_2/Q_1$  โดยที่จะกำหนดให้  $\rho = L = U_0 = 1$  และเปลี่ยนแปลงค่า  $\mu$  เพื่อให้ได้ค่า  $Re$  ตามที่ต้องการ ในรูปปั้งแสดงการแบ่งบล็อกขนาดของบล็อกและหมายเลขกำกับบล็อก โดยที่บล็อกหมายเลข 1-9 และ 11-14 จะมีขนาดเท่ากับ  $1 \times 1$  เมตร ในขณะที่บล็อก 10 และ 15 มีขนาดเท่ากับ  $5 \times 1$  เมตร ซึ่งทุกบล็อกจะใช้กริดจำนวนเท่ากันคือ  $41 \times 41$  จุด ซึ่งบล็อก 10 และ 15 คุณเนื่องว่าจะมีความหนาแน่นของกริดต่ำแต่ก็ไม่มีผลต่อค่าความถูกต้องของผลเฉลย เพราะบริเวณดังกล่าวจะมีค่าความซันของการเปลี่ยนแปลงที่ไม่มากเนื่องจากเป็นบริเวณทางออกซึ่งพฤติกรรมการไหลกำลังจะเข้าสู่ย่านการไหลแบบเต็มรูปแล้ว

#### 4.2.2 ผลการคำนวณ

รูปที่ 4.10 แสดงเส้นระดับของความเร็วสำหรับแต่ละค่าของ  $Re$  และ  $r$  จะพบว่าเส้นมีความต่อเนื่องกันเป็นอย่างดีผ่านรอยต่อระหว่างบล็อกซึ่งชี้ให้เห็นว่าเทคนิคบล็อกบล็อกที่ใช้นั้นไม่มีผลกระทบต่อผลการคำนวณแม้แต่บริเวณการแยกไหลซึ่งเป็นบริเวณที่มีความซับซ้อนของการไหลมากแต่เส้นระดับของความเร็วที่ยังคงผ่านบริเวณดังกล่าวอย่างต่อเนื่องสำหรับทุกค่าของ  $Re$  และ

รูปที่ 4.11 แสดงการเปรียบวัดค่าความเร็วที่แต่ละตำแหน่งตามแนวท่อหลักและตามแนวท่อแยกสำหรับ  $Re=496$  ซึ่งเป็นการเปรียบเทียบผลการคำนวณของโปรแกรมที่พัฒนาขึ้นกับผลการทดลองของ Liepsch, Moravic, Rastogi และ Vlachos (1982) จะพบว่าผลการคำนวณสอดคล้องเป็นอย่างดี กับผลการทดลอง โดยจะมีความแตกต่างกันที่พื้นที่สัมผัสดังกล่าวจะมีพุติกรรมการไหลเป็นแบบสามมิติเนื่องจากข้อมูลการทดลองที่นำมาเปรียบเทียบนั้นเป็นการทดลองแบบสามมิติ แต่ที่ระบบสามารถตามแนวความลึกนั้นสามารถที่จะสมมุติได้ว่ามีพุติกรรมการไหลเป็นแบบสองมิติ ได้หากมีค่าอัตราส่วนระหว่างความลึกต่อความกว้างหรือสูงของท่อน้ำมากพอ โดยยกเว้นที่บริเวณการแยกไหลซึ่งอาจจะมีพุติกรรมเบี่ยงเบนไปจากสามมิติฐานดังกล่าว

#### 4.2.3 สมรรถนะของการคำนวณแบบขนาดร่วมกับการใช้ระเบียบวิธีมัลติกริด

การทดสอบในส่วนนี้จะทำการทดสอบโดยการประมวลผลด้วยจำนวนหน่วยประมวลผล (Processors) หรือ “โหนดคำนวณ” (Compute Node) ที่แตกต่างกันโดยจะมีการเปลี่ยนแปลงตั้ง 1-15 โหนด นั่นคือการใช้โหนดคำนวณเพียง โหนดเดียว นั่นคือการประมวลผลจะทำการคำนวณทุกบล็อกไปพร้อมกัน โดยโหนดคำนวณดังกล่าวจะทำการสร้างกระบวนการ (Process) จำนวน 15 กระบวนการ (Processes) ขึ้นมาโดยอัตโนมัติเพื่อรับรับกับจำนวนบล็อกทั้งหมด ในขณะที่ถ้าใช้โหนดคำนวณจำนวน 15 โหนดซึ่งจะเท่ากับจำนวนบล็อก ทำให้แต่ละโหนดคำนวณสร้างกระบวนการขึ้นมาเพียงหนึ่งกระบวนการเท่านั้น แต่สำหรับการใช้จำนวนโหนดคำนวณค่าอื่นนั้น หน่วยประมวลผลหลัก (Master Processor) จะทำการจัดสรรจำนวนทรัพยากรให้แก่แต่ละโหนดคำนวณอย่างเท่าเทียมกัน โดยอัตโนมัติ และเพื่อตัดปัญหาในเรื่องความไม่เท่าเที่ยวกันของปริมาณงานหรือบล็อก จะทำการประมวลผลโดยใช้จำนวนโหนดคำนวณเท่ากับ 1, 3, 5 และ 15 โหนดเท่านั้นเพื่อให้มีการจัดสรรปริมาณงานให้แก่แต่ละโหนดคำนวณได้อย่างลงตัว จากรูปที่ 12-15 เป็นการแสดงการลดลงของค่าเศษตกค้างเทียบต่อเวลาที่  $Re=496, 515, 525$  และ  $1,062$  ตามลำดับ โดยการคำนวณสำหรับ  $Re$  แต่ละค่าจะมีการเปลี่ยนแปลงจำนวนโหนดคำนวณตามที่ได้ระบุไว้ นอกจากนั้นในรูปยังมีการระบุแยกระหว่างการคำนวณโดยใช้กริดเพียงชุดเดียวและกริดจำนวนหลายชุดรวมอยู่ด้วย

เมื่อพิจารณาเฉพาะประสิทธิภาพการคำนวณของระเบียบวิธีมัลติกริด ค่า “การได้เปรียบเชิงเวลา” (Speed Up) SP นั่นสามารถวัดได้จากการแตกต่างระหว่างเส้นค่าเศษตกค้าง SG-1P และ MG-1P ยิ่งเส้นทั้งสองมีความแตกต่างหรือห่างกันมากเท่าใด ค่า SP ที่ได้ก็จะมีค่ามากขึ้น ตามลำดับ ตามรูปที่ 12-15 ซึ่งจะมีการเพิ่มค่า  $Re$  ขึ้นตามลำดับ จะพบว่าความห่างกันของเส้นทั้งสองนั้นมากขึ้นตามการเพิ่มขึ้นของ  $Re$  นั่นคือค่า SP ที่เพิ่มขึ้นด้วยเช่นกัน ซึ่งเป็นที่ทราบกันดีว่าค่า  $Re$  มีค่าสูงขึ้นพุติกรรมการไหลก็จะมีความซับซ้อนมากขึ้นด้วย ตารางที่ 4.1 ได้แสดงค่าการได้เปรียบค่าสูงขึ้นพุติกรรมการไหลก็จะมีความซับซ้อนมากขึ้นด้วย ตารางที่ 4.1 ได้แสดงค่าการได้เปรียบ

เชิงเวลา SP ในรูปด้วยเลข โดยที่ค่าการได้เปรียบเชิงเวลาในการณ์ของระเบียบวิธีมัลติกริดอย่างเดียว นั้นได้แสดงในแผลที่มีการแรเงาและจะพบว่ามีค่ามากขึ้นตามค่า Re จากนั้นให้พิจารณารูปที่ 15 ซึ่ง เป็นการคำนวณที่ค่า Re สูงที่สุดจะพบว่าค่า SP ที่ได้มีค่าสูงถึง 146 (ตามตารางที่ 4.1) โดยเพิ่มขึ้นสูง มากเมื่อเทียบกับการคำนวณที่ Re เท่ากับ 515 และ 525 จึงเป็นกรณีที่น่าสนใจ ดังนั้นจึงมีการ ทดสอบเพิ่มเติมโดยการเพิ่มจำนวนกริดจากเดิม  $41 \times 41$  จุดเป็น  $81 \times 81$  จุดในแต่ละบล็อก ผลการ ทดสอบเป็นไปตามรูปที่ 4.16 จะพบกว่าการคำนวณโดยใช้กริดเพียงชุดเดียวนั้นค่าเสย์ตอกค้างมี แนวโน้มว่าจะไม่ถูกเข้าในขณะที่มีประยุกต์ใช้ระเบียบวิธีมัลติกริดแล้วค่าเสย์ตอกค้างกลับถูกเข้าในที่ สุดตามเส้น MG-1P เพราะฉะนั้นจากผลการทดสอบที่ผ่านมาได้ชี้ให้เห็นว่าระเบียบวิธีมัลติกริด นอกจากจะเป็นตัวเร่งอัตราการถูกเข้าของผลเฉลยแล้วยังช่วยรักษาสติภาพของการคำนวณอีกด้วย

สำหรับสมมติฐานโดยรวมของการคำนวณแบบบานนร่วมกับการประยุกต์ใช้ระเบียบวิธีมัลติกริดนั้น ค่าการได้เปรียบเชิงเวลา SP จะเป็นอัตราส่วนระหว่างเวลาที่ใช้ในการคำนวณบล็อก ทั้งหมดแบบเป็นลำดับที่ละบล็อกและใช้กริดเพียงชุดเดียวด้วยหน่วยประมวลผลเพียงหน่วยเดียว (SG-1P) กับเวลาที่ใช้ในการคำนวณบล็อกทั้งหมดแบบบานนร่วมกับระเบียบวิธีมัลติกริดด้วยโหนด คำนวณจำนวนหลายโหนด ผลการทดสอบแสดงตามตารางที่ 4.1 ซึ่งแสดงเวลาที่ใช้ในการคำนวณ พร้อมทั้งแสดงค่าการได้เปรียบเชิงเวลาในแต่ละกรณี รูปที่ 4.17 แสดงค่าการได้เปรียบเชิงเวลาเทียบกับ จำนวนโหนดที่ใช้ในการคำนวณซึ่งเส้น SP ที่ Re เท่ากับ 515 และ 525 นั้นแทนจะทับกันดังนั้นเพื่อ ความสะดวกในการพิจารณาค่า SP ที่ Re เท่ากับ 525 นั้นจึงไม่ถูกแสดงโดยที่สมมติฐานของการ คำนวณที่ Re เท่ากับ 525 นั้นจะตกลงเล็กน้อยจากการคำนวณที่ Re เท่ากับ 515 เนื่องจากว่ากรณีที่ Re เท่ากับ 525 นั้นมีอัตราส่วนของการไหลดเท่ากับ 0.64 ซึ่งมากที่สุดนั่นแสดงว่ามีการไหลดออกใน ท่อแยกมากกว่าปกติซึ่งขัดกับธรรมชาติของการไหลดที่การไหลดตรงไปตามท่อหลักนั้นจะสะดวกกว่า และอีกประการที่อาจจะมีผลกระทบเพราะเมื่อมีการไหลดออกทางท่อแยกมากขึ้น การไหลดจะมี พฤติกรรมเป็นสามมิติมากขึ้นตามไปด้วย รูปที่ 4.17 ได้แสดงให้เห็นว่าการคำนวณมีสมมติฐานสูงที่ สุดที่ Re เท่ากับ 1,062 เนื่องจากว่าค่า SP นั้นอ้างอิงกับเวลาที่ใช้ในการคำนวณด้วยกริดเพียงชุดเดียว จึงเป็นการเน้นย้ำอีกว่าระเบียบวิธีมัลติกริดนั้นเป็นตัวเร่งอัตราการถูกเข้าของผลเฉลยที่ดีแม้ว่าการไหลด จะมีพฤติกรรมที่ซับซ้อนก็ตาม

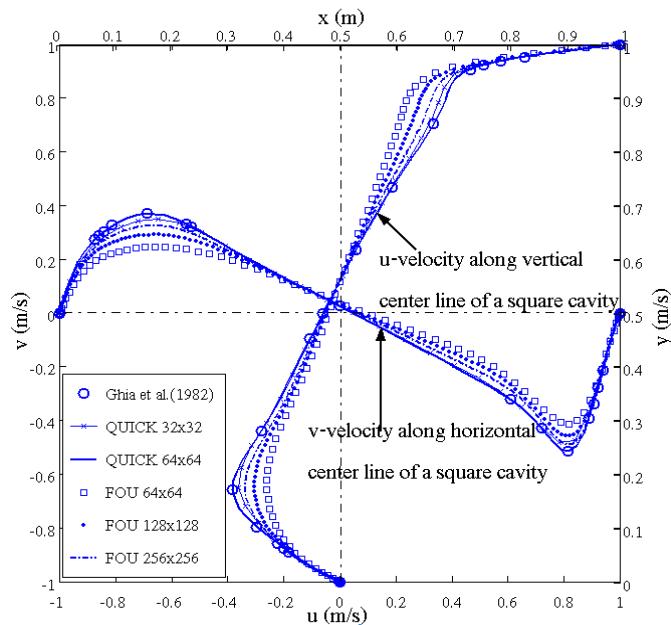
#### 4.2.4 สรุปผลการคำนวณ

การคำนวณในส่วนนี้ถือเป็นการทดสอบความสามารถของเทคนิค�ัลติบล็อกที่นำมา ใช้ได้เป็นอย่างดีเนื่องจากรูปทรงของปั๊มหายใจเมนที่พิจารณาขึ้นไม่สามารถที่จะสร้างกริดแบบ มีโครงสร้างเพียงชุดเดียวได้อย่างเหมาะสม แม้ว่าโอดเมนจะมีความซับซ้อนขึ้นจากการคำนวณใน หัวข้อที่แล้วแต่ผลการคำนวณก็ได้แสดงให้เห็นถึงศักยภาพของเทคนิคบล็อกที่ใช้ อย่างเช่นเส้น

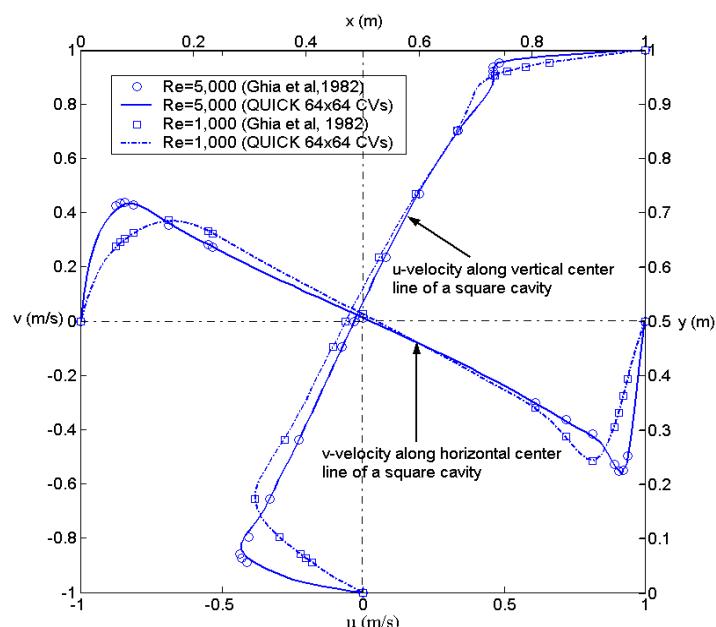
ระดับของความเร็วที่ลากผ่านรอยต่อระหว่างบล็อกได้อ่านง่ายเรียบไม่มีการกระโดดแม้กระทั่งบริเวณการแยกไฟล์ ซึ่งบริเวณดังกล่าวจะมีพุกติกรรมการไฟล์เป็นสามมิติและผลการคำนวณในส่วนนี้ก็เน้นย้ำว่าระบบที่มีมัลติกริดนั้นออกแบบมาเพื่อตัวเร่งอัตราการอ่านข้อมูลของผลเฉลยที่คิดแล้วบังช่วยวรักษาเสถียรภาพในการคำนวณอีกด้วยแม้ว่าการไฟล์จะมีค่าตัวเลขเรโนลด์สูงก็ตาม

### 4.3 สรุป

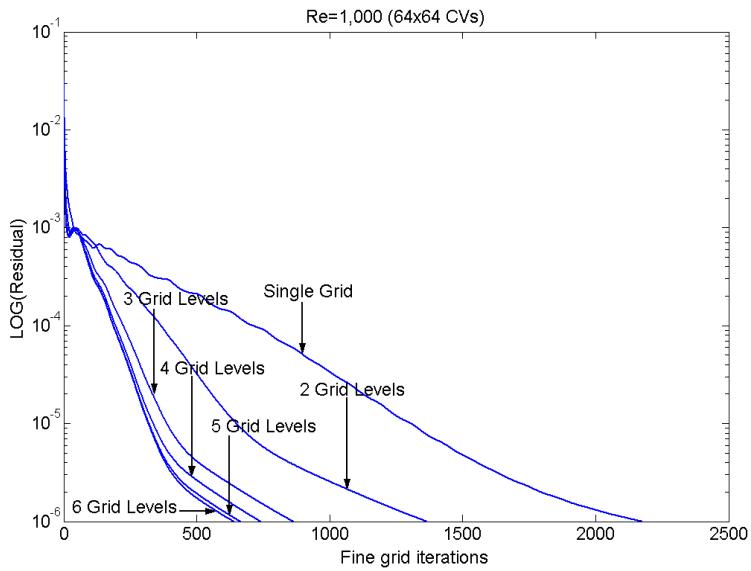
การคำนวณในหัวข้อ 4.1 เป็นการคำนวณการไฟล์ในไฟร์จัตุรัสซึ่งโดยรวมมีลักษณะเรียบง่ายโดยเพื่อเป็นการตรวจสอบความถูกต้องโปรแกรมในเมืองตัน อิกทั้งยังเป็นการทำรายการมิเตอร์ที่เหมาะสมและทดสอบความถูกต้องของผลเฉลยเมื่อมีการประมาณค่าพจน์การพาด้วยวิธีที่ต่างกันโดยผลการทดสอบที่ได้จะถูกนำมาใช้สำหรับคำนวณปัญหาในหัวข้อ 4.2 ซึ่งเป็นการคำนวณการไฟล์ในต่อแยกรูปตัวที่ซึ่งโดยรวมที่พิจารณาจะมีความซับซ้อนมากขึ้น ผลการคำนวณและการทดสอบทั้งหมดได้ชี้ให้เห็นว่าเทคนิค�ัลติบล็อกหรือเทคนิคการแบ่งโดยรวมนั้นสามารถประยุกต์ใช้ร่วมกับการคำนวณแบบขนาดใหญ่เป็นอย่างดีและการคำนวณจะมีสมรรถนะสูงขึ้นเมื่อมีการประยุกต์ใช้ระบบที่มีมัลติกริดเข้ากับแต่ละบล็อกหรือแต่ละโดยรวมย่อย อย่างไรก็ตามการคำนวณในบทนี้เป็นการคำนวณปัญหาการไฟล์แบบรายเรียนผลกรอบหรือผลข้างเคียงอย่างอื่นมีไม่น่าจะมีผลต่อค่าความถูกต้องของโปรแกรมและสมรรถนะของการคำนวณ



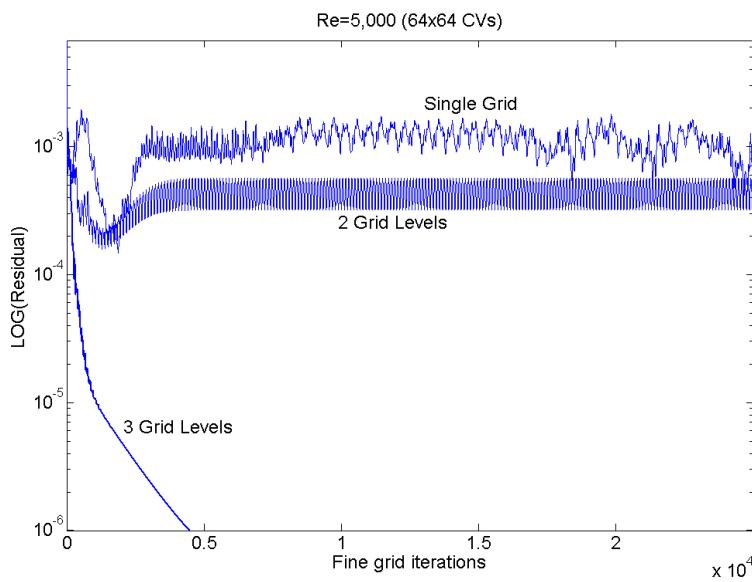
รูปที่ 4.1 แสดงการเปรียบเทียบค่าความเร็วโดยใช้การประมาณค่าพจน์การพาเบน QUICK และ FOU ที่จำนวนกริดต่อกันเทียบกับผลการคำนวณของ Ghia, Ghia และ Shin (1882) ที่  $Re=1,000$



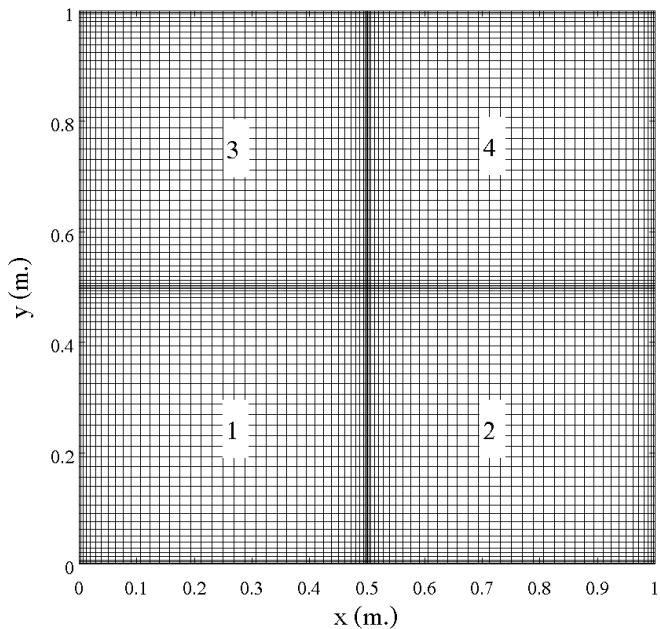
รูปที่ 4.2 แสดงการเปรียบเทียบค่าความเร็วโดยใช้การประมาณค่าพจน์การพาเบน QUICK และ FOU ที่  $Re=1,000$  และ  $5,000$  เทียบกับผลการคำนวณของ Ghia et al (1882)



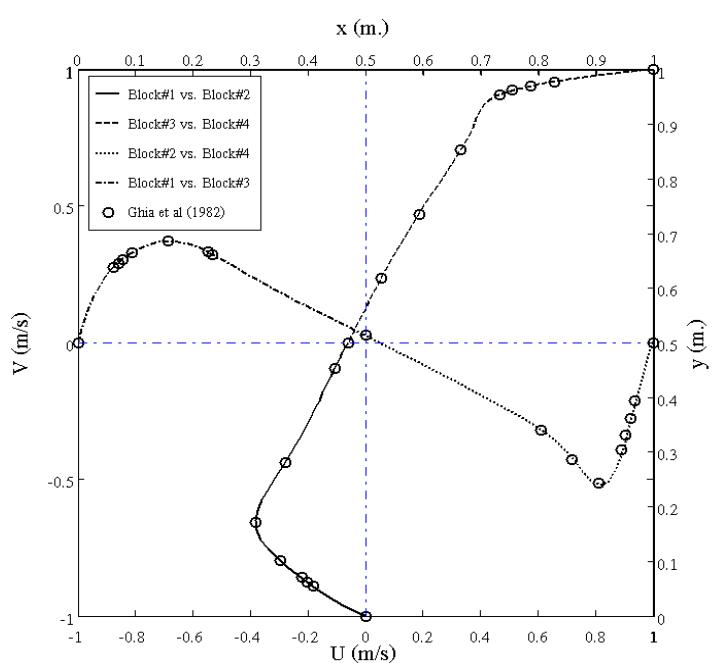
รูปที่ 4.3 แสดงการลดลงของค่าเสยตอกค้างเมื่อใช้จำนวนระดับของกริดที่แตกต่างกัน เมื่อค่าน้ำณที่  $Re=1,000$  จำนวนกริดที่ใช้เท่ากับ  $65 \times 65$  จุด



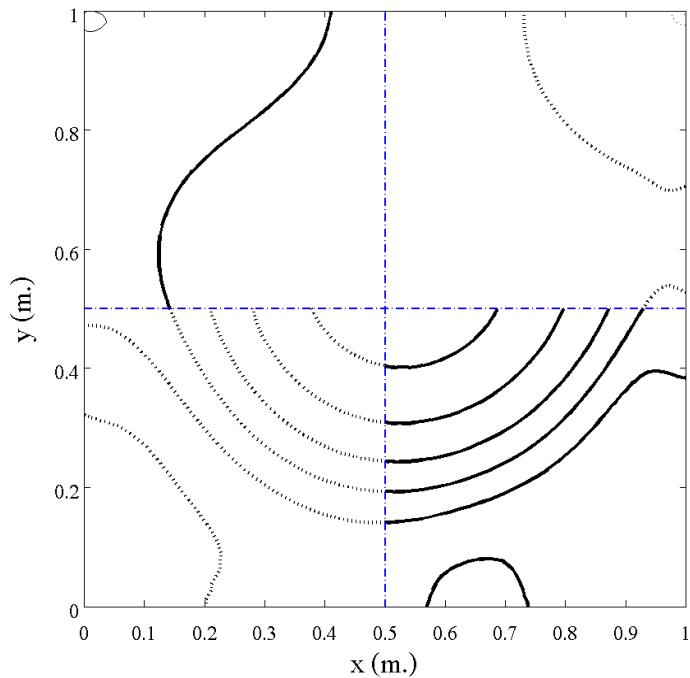
รูปที่ 4.4 แสดงการลดลงของค่าเสยตอกค้างเมื่อใช้จำนวนระดับของกริดที่แตกต่างกัน เมื่อค่าน้ำณที่  $Re=5,000$  จำนวนกริดที่ใช้เท่ากับ  $65 \times 65$  จุด



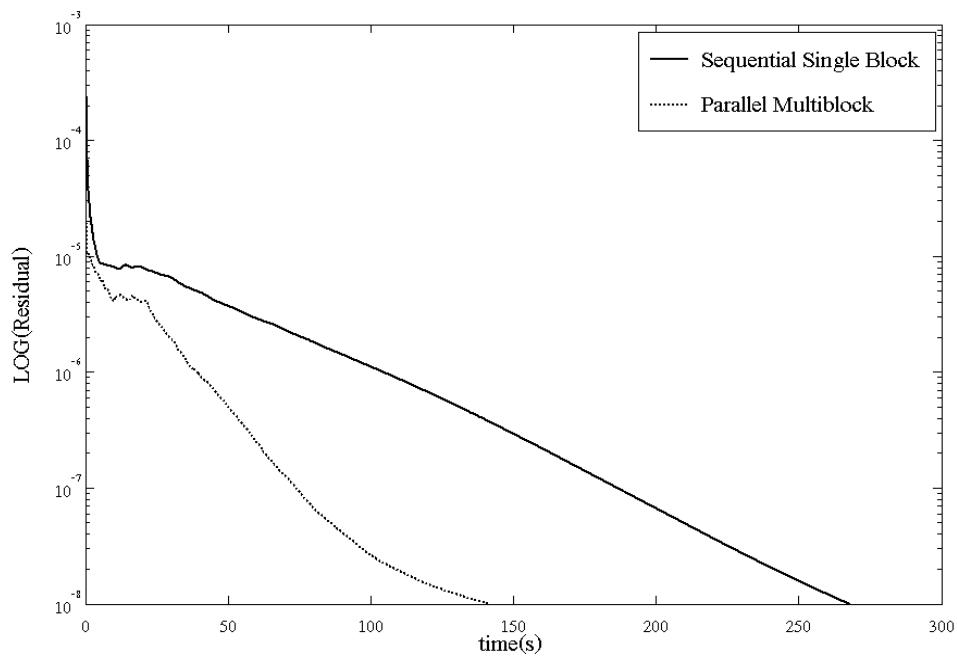
รูปที่ 4.5 แสดงการสร้างกริดบนโดเมนย่อยจากการแบ่งโดเมนหลักออกเป็นสี่ส่วน



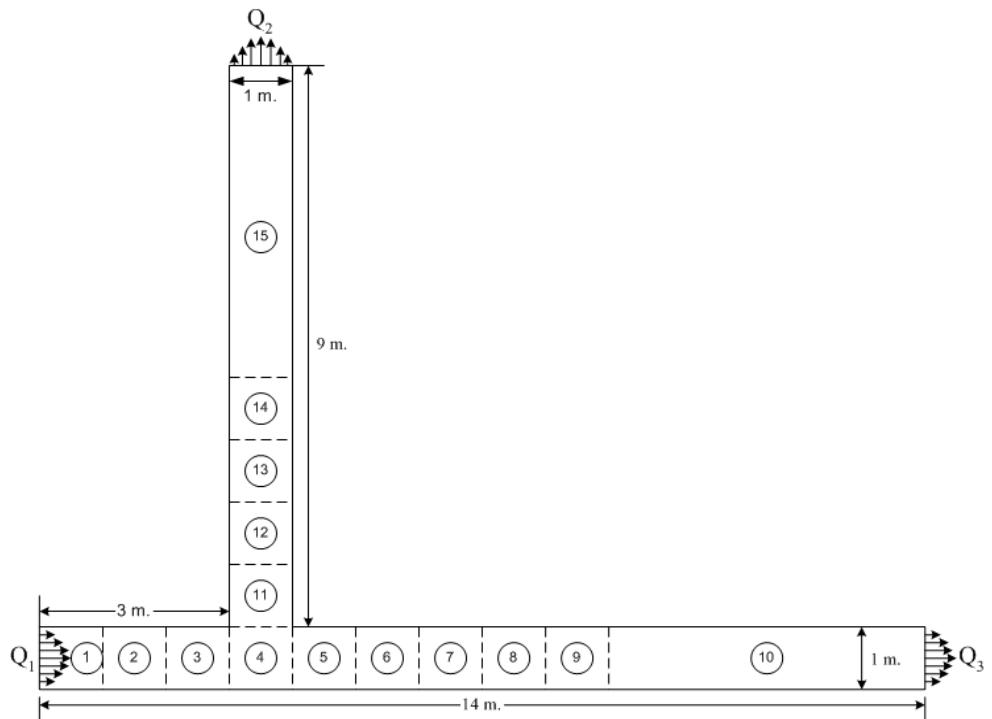
รูปที่ 4.6 แสดงการเปรียบเทียบระหว่างผลการคำนวณตรงรอยต่อระหว่างโดเมนย่อย กับผลการคำนวณของ Ghia et al (1982)



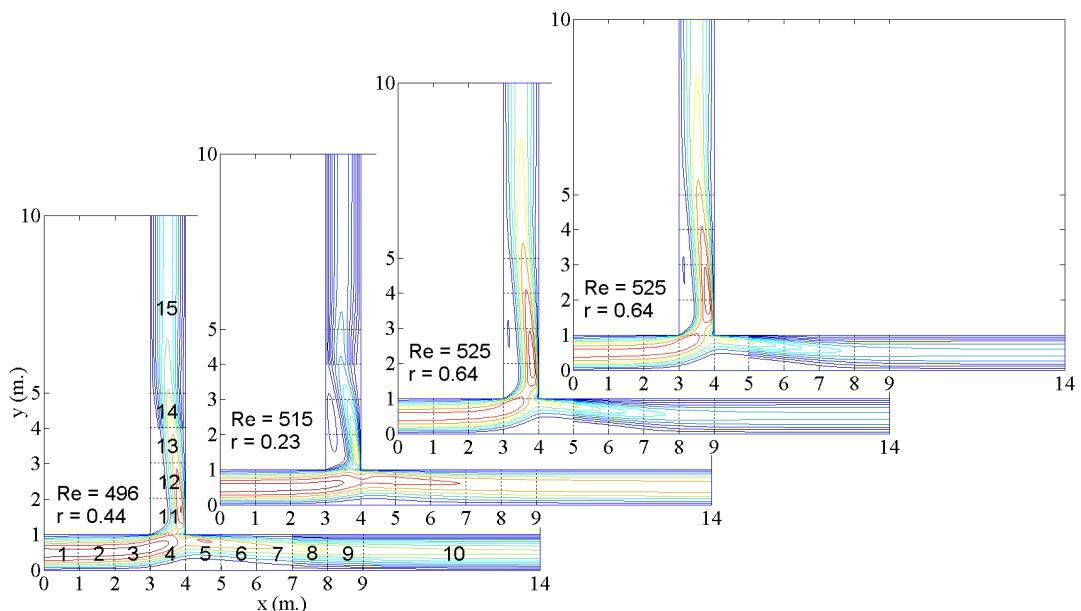
รูปที่ 4.7 แสดงเส้นระดับของความดันเมื่อถูกผ่านรอยต่อระหว่างโดเมน



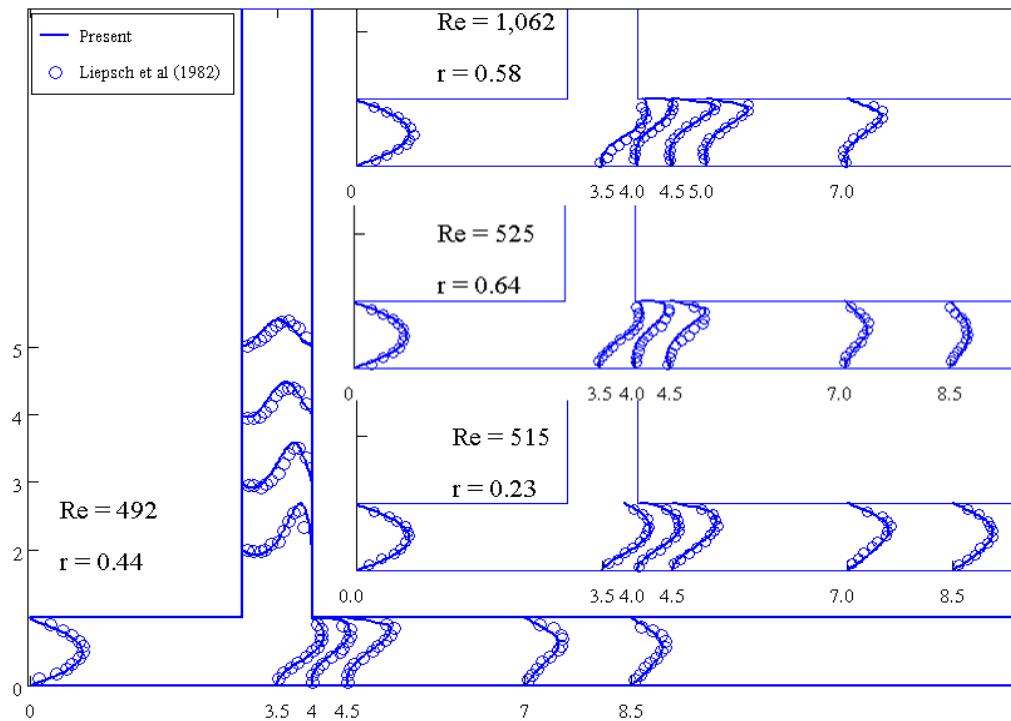
รูปที่ 4.8 แสดงการเปรียบเทียบการลดลงของค่าเศษตอกดังต่อเวลาของ  
การคำนวณระหว่างการคำนวณแบบหนึ่งโดเมนหลัก<sup>1</sup>  
และคำนวณแบบขนานสำหรับหลายโดเมนย่อย



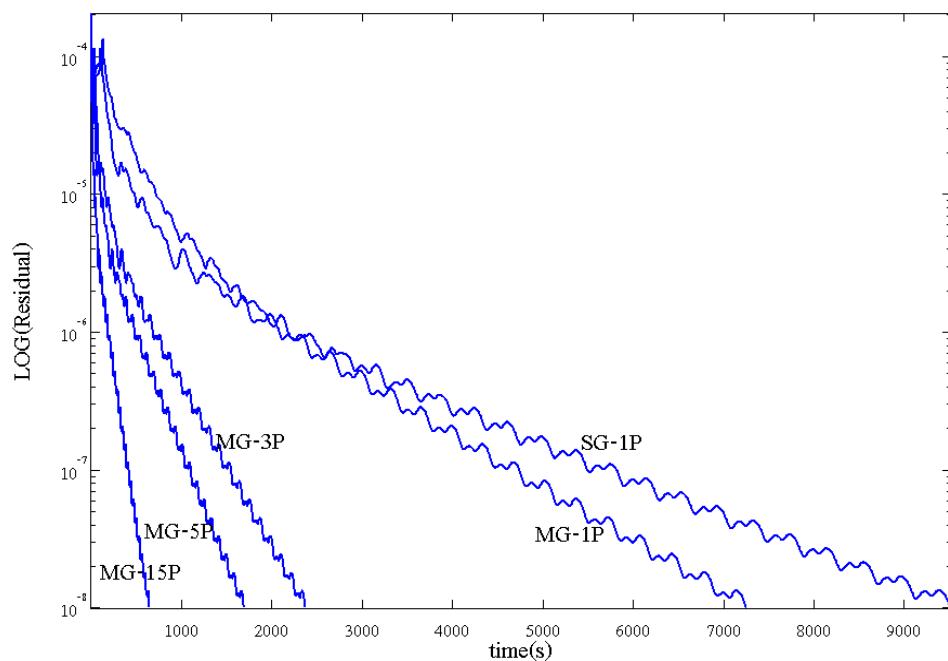
รูปที่ 4.9 แสดงขนาด โภmen ของห่อแยกรูปตัวที่พร้อมทั้งแสดงการ  
แบ่งบล็อกหมายเลขอ กับบล็อกและลักษณะการไหล



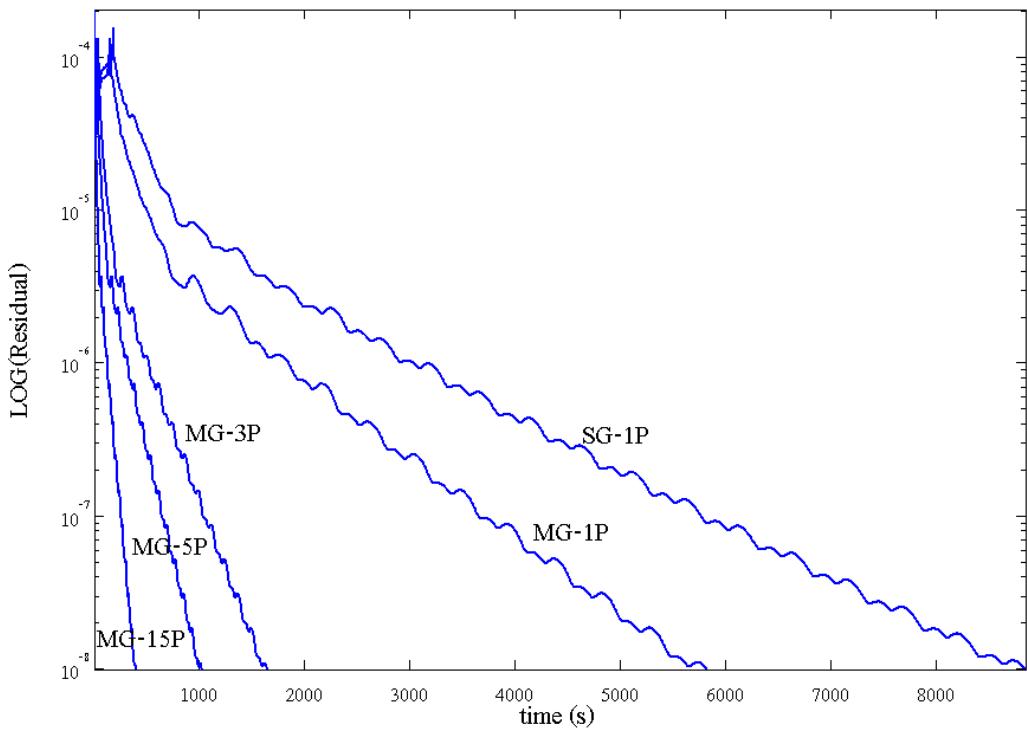
รูปที่ 4.10 แสดงเส้นระดับของความเร็วที่  $Re$  และ  $r$  แต่ละค่า



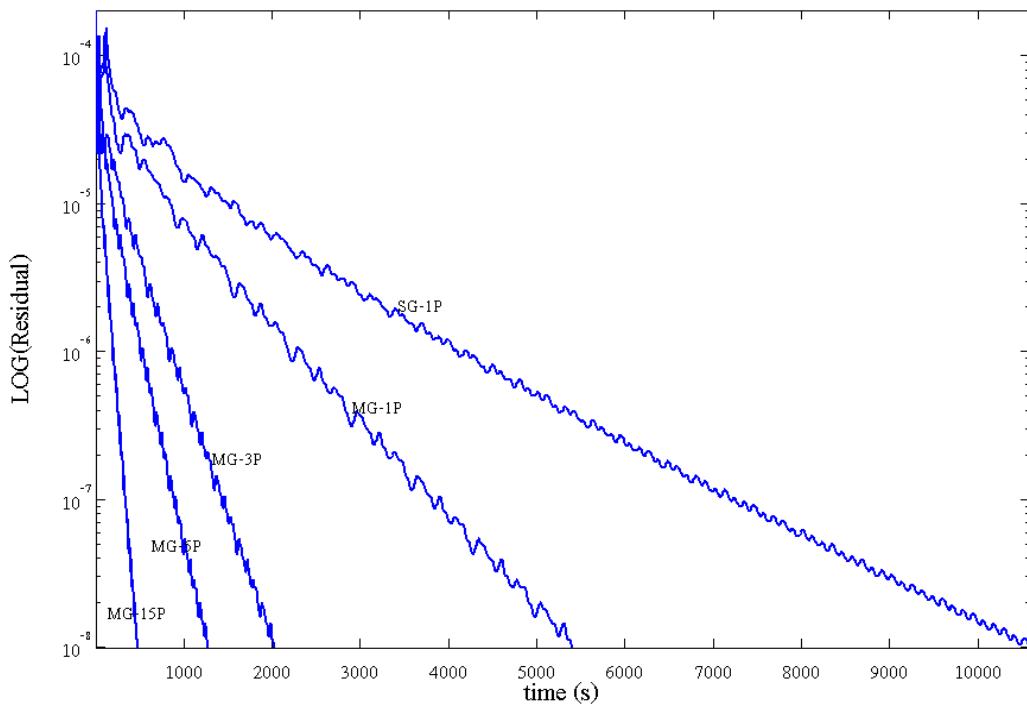
รูปที่ 4.11 แสดงการเปรียบวัดผลการคำนวณกับผลการทดลองของความเร็วที่  
แต่ละตำแหน่งตามแนวท่อหลักและท่อแยก



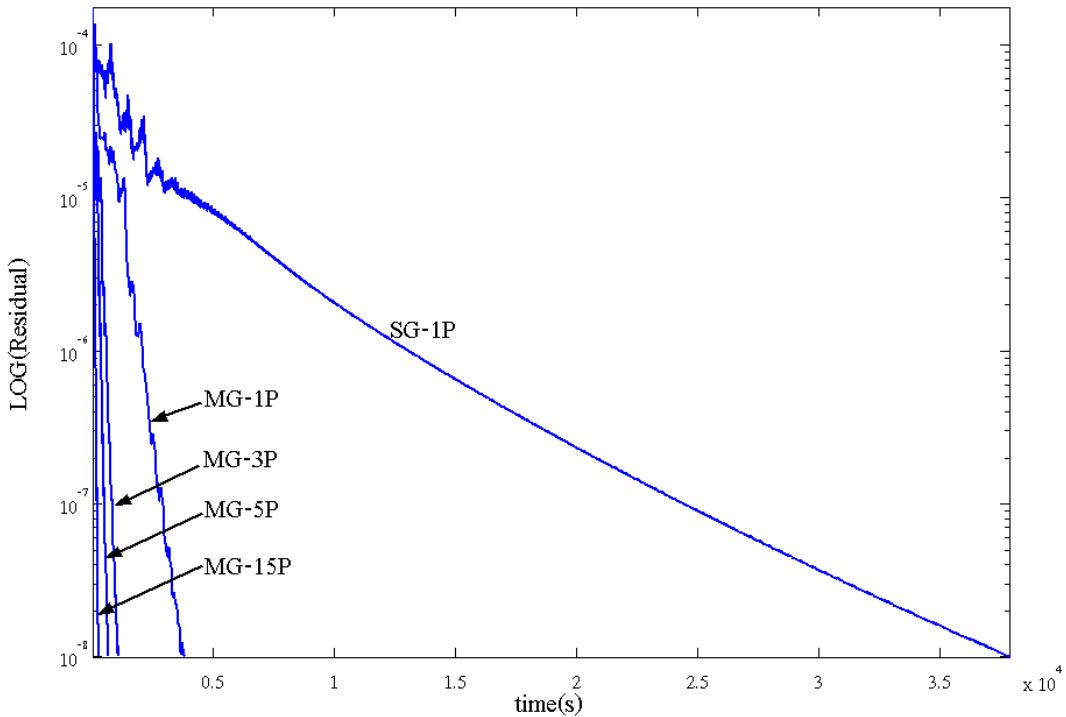
รูปที่ 4.12 แสดงการลดลงของค่าเศษตากถ้าเทียบต่อเวลาที่  $Re=496$  และ  $r=0.44$



รูปที่ 4.13 แสดงการลดลงของค่าเสษตกค้างเทียบต่อเวลาที่  $Re=515$  และ  $r=0.23$



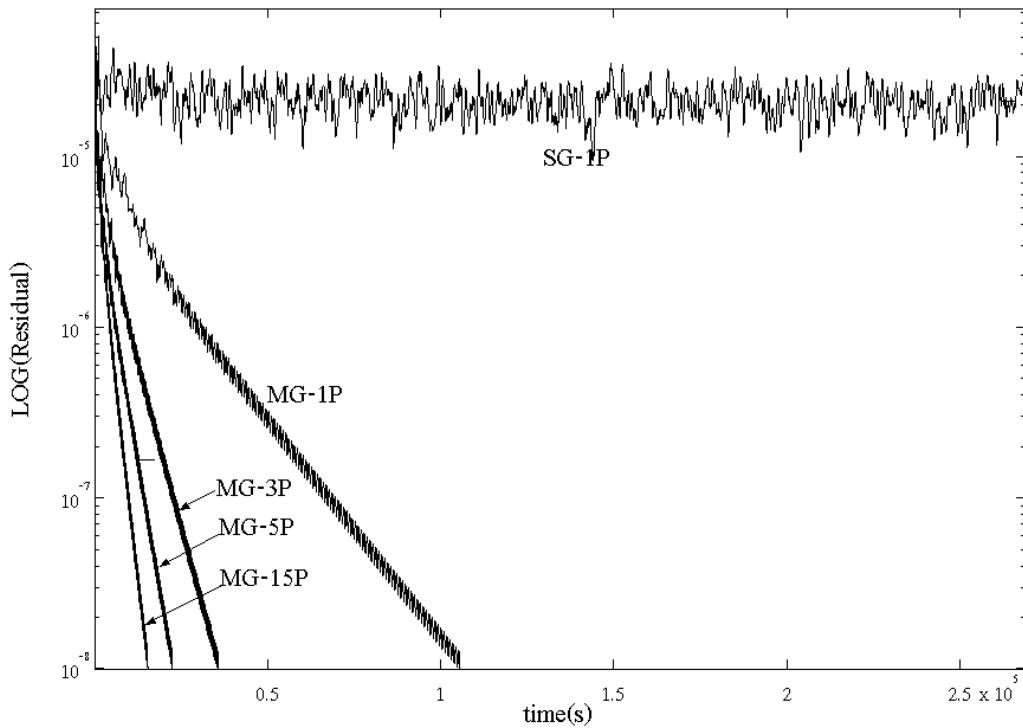
รูปที่ 4.14 แสดงการลดลงของค่าเสษตกค้างเทียบต่อเวลาที่  $Re=525$  และ  $r=0.64$



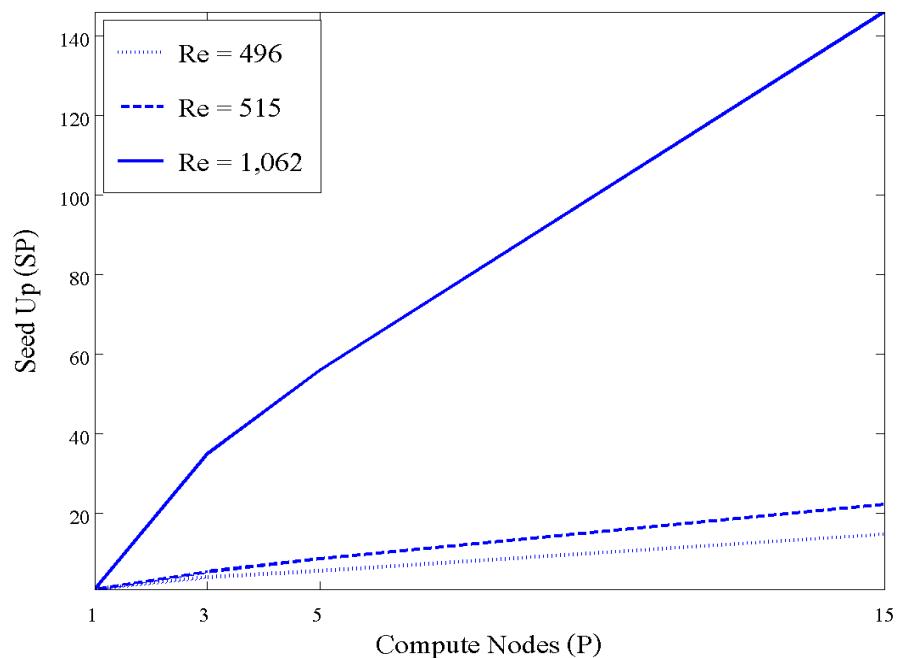
รูปที่ 4.15 แสดงการลดลงของค่าเสยตอกว้างเทียบต่อเวลาที่  $Re=1,062$  และ  $r=0.58$

ตารางที่ 4.1 แสดงเวลาที่ใช้ในการคำนวณและค่าการได้เปรียบเชิงเวลาสำหรับ  $Re$  แต่ละค่า

Level- Node	$Re=496, r=0.44$		$Re=515, r=0.23$		$Re=525, r=0.64$		$Re=1,062, r=0.58$	
	เวลา (s)	SP	เวลา (s)	SP	เวลา (s)	SP	เวลา (s)	SP
SG-1P	9,516.6	1	8,852.6	1	10,587	1	37,880	1
MG-1P	7,252.7	1.31	5,823.7	1.52	5,404.0	1.96	3,823.8	10
MG-3P	2,371.6	4.01	1,645.3	5.38	2,023.4	5.23	1,081.5	35
MG-5P	1,692.2	5.62	1,024.4	8.64	1,270.8	8.33	673.72	56
MG-15P	645.02	14.8	396.28	22.34	475.25	22.3	258.35	146



รูปที่ 4.16 แสดงการลดลงของค่าเศษตกค้างเทียบต่อเวลาที่  $Re=1,062$  และ  $r=0.58$  เมื่อทำการเพิ่มจำนวนกริดขึ้นเป็นสองเท่า โดยเพิ่มเป็น  $81 \times 81$  จุด จากเดิม  $41 \times 41$  จุด



รูปที่ 4.17 แสดงถึงการใช้เปรียบเทียบเชิงเวลาในการคำนวณที่  $Re$  แต่ละค่า

## บทที่ 5

### การไหลคงตัวแบบปั่นป่วนและไม่อัดตัวที่อุณหภูมิคงที่ (Steady Turbulent and Incompressible Isothermal Flow)

บทที่ผ่านมาเป็นการคำนวณปัญหาการไหลแบบรากเรียบซึ่งมีพฤติกรรมที่ไม่ซับซ้อนมาก ผลกระทบที่มีต่อสมรรถนะและความถูกต้องของการคำนวณจึงยังไม่แสดงออกมาให้เห็นอย่างชัดเจน ซึ่งโดยปกติแล้วการไหลที่พบในชีวิตประจำวันหรือในงานอุตสาหกรรมส่วนใหญ่จะเป็นการไหลแบบปั่นป่วนซึ่งพฤติกรรมที่บริเวณชั้นชิดผิวจะมีความซับซ้อนและมีการเปลี่ยนแปลงที่รุนแรงกว่า การไหลแบบรากเรียบมาก ซึ่งความปั่นป่วนนี้ยังไม่สามารถหาคำตอบที่เป็นผลเฉลยแม่นตรงได้ จึงมีแต่เพียงการจำลองให้ได้ผลที่ใกล้เคียงเท่านั้น ดังนั้นผลเฉลยที่ได้จากการคำนวณเชิงตัวเลขจึงอาจจะถูกต้องไม่มากนักเมื่อเปรียบเทียบกับการคำนวณปัญหาการไหลแบบรากเรียบ เพราะฉะนั้นในบทนี้จะเป็นการคำนวณปัญหาการไหลแบบปั่นป่วนซึ่งเกี่ยวข้องกับสมการของแบบจำลองความปั่นป่วนที่จะต้องแก้สมการเพิ่ม โดยแบบจำลองความปั่นป่วนที่ใช้ในบทนี้ได้แก่แบบจำลอง k-e ของ Launder และ Sharma (1974) ปัญหาที่จะทำการคำนวณในบทนี้จะเป็นปัญหาที่เกี่ยวข้องกับการแยกไหล การหมุนวน และการตកผลกระทบของการไหล ซึ่งพบมากในอุปกรณ์ทางวิศวกรรมซึ่งการแยกไหลและการหมุนวนนี้จะมีผลทั้งในการเพิ่มประสิทธิภาพและลดประสิทธิการทำงานของอุปกรณ์บางอย่าง ได้ ปัญหาในลักษณะนี้ที่ใช้สำหรับการคำนวณเชิงตัวเลขที่พบบ่อยได้แก่การไหลผ่านขั้นกลับหลัง (Backward-Facing Step) และการไหลในช่องขนาดมีครีบติดตั้ง (Channel Flow with Mounted Rib) ซึ่งจะเป็นการจำลองแบบมาจากอุปกรณ์ทางวิศวกรรมเพื่อให้มีรูปทรงที่ง่ายขึ้น สะดวกต่อการแก้ปัญหาเชิงตัวเลข ดังนั้นในบทนี้จึงเป็นการคำนวณปัญหาการไหลแบบปั่นป่วนผ่านขั้นกลับหลังและผ่านช่องขนาดที่มีครีบติดตั้งอยู่ที่ผนังด้านล่างเพื่อศึกษาถึงผลกระทบที่มีต่อความถูกต้องและสมรรถนะของโปรแกรม

#### 5.1 การไหลผ่านขั้นกลับหลัง

การแยกไหลและการตกผลกระทบของการไหลแบบปั่นป่วนนี้เกิดขึ้นในการประยุกต์ใช้งานทางวิศวกรรมจำนวนมาก ทั้งการไหลภายในระบบและการไหลภายนอก การไหลภายในอย่างเช่นในท่อขนาดเล็ก (Diffusers) ระบบการเผาไหม้ และท่อที่มีการเปลี่ยนแปลงของหน้าตัดอย่างเฉียบพลัน ส่วนการไหลภายนอกนี้ก็อย่างเช่นการไหลรอบแพนอากาศ และรอบอาคาร โดยการ

แยกไหลงนี้การไหลงจะพบกับ “ความดันกระแสงสวนกลับ” (Adverse Pressure) นั่นคือความดันจะเพิ่มขึ้นในทิศทางของการไหลงส่งผลให้ชั้นชิดผิวโดยขึ้นและของไหลงมีการสูญโภเมนตัมในปริมาณที่มากเกินปีกจำกัดในชั้นชิดผิวที่โหลงเรื่อยๆ ทำให้ของไหลงแยกออกจากพื้นผิวของผนังไปในที่สุด และจากนั้นของไหลงจะตกกระทบผนังที่ปลายกระแสงอีกรั้งเมื่อสะสมโภเมนตัมได้มากพอทำให้เกิดฟองของการไหลง ในการศึกษาการไหลงในลักษณะนี้ที่พบมากจะเป็นการศึกษาการไหลงผ่านชั้นกลับหลัง ซึ่งจะเป็นหัวข้อสำหรับทำการคำนวณต่อไปนี้

### 5.1.1 ลักษณะปัญหาและรายละเอียดการคำนวณ

ลักษณะโภเมนที่จะพิจารณาสำหรับการคำนวณในส่วนนี้แสดงตามรูปที่ 5.1 ซึ่งเป็นแผนภาพแสดงการแบ่งโภเมนของรูปขั้นกลับหลัง (Backward-Facing Step) ออกเป็นโภเมนสี่เหลี่ยมย่อยจำนวน 3 โภเมนโดยขนาดของโภเมนจะเปลี่ยนไปตามค่าความสูงของขั้นห รูปที่ 5.2 เป็นการสร้างกริดแบบมีโครงสร้างในโภเมนย่อยแต่ละส่วน การคำนวณปัญหาในส่วนนี้จะอ้างอิงกับการคำนวณของ Le, Moin และ Kim (1997) โดยเป็นการคำนวณด้วยวิธีการแก้สมการนาเวียร์สโตคโดยตรงหรือวิธี DNS ที่  $Re_h=5,000$  ซึ่งการคำนวณของ Le และคณะ (1997) นั้นจะทำการคำนวณบนโภเมนที่มีลักษณะตรงกันกับ Block2 รวมกับ Block3 ของรูปที่ 5.1 เท่านั้น โดยที่เงื่อนไขตรงทางเข้า (ทางด้านซ้ายของ Block2) จะนำผล DNS ของ Spalart (1988) ซึ่งเป็นการคำนวณปัญหาการไหลงบนแผ่นเรียบที่  $Re_\theta=670$  มาทำการประมาณค่าในช่วงนั่นคือการนำข้อมูล DNS มาใช้เป็นเงื่อนไขที่ทางเข้านั่นเอง แต่สำหรับการคำนวณที่จะนำเสนอในนี้ซึ่งได้ทราบมาแล้วว่าเป็นการคำนวณค่าเฉลี่ยต่อเวลาของสมการนาเวียร์สโตคการนำข้อมูล DNS มาใช้เป็นเงื่อนไขที่ทางเข้านั่นทำได้ยากเนื่องจากไม่ทราบค่าคุณลักษณะบางตัวของการไหลงไม่สามารถที่จะแปลงตัวแปรที่ต้องการที่อยู่ในรูปพิกัดผนัง (Wall Coordinate) หรือ  $y^+$  ให้อยู่ในรูปตัวแปรอิสระได้ วิธีการดังเดิมที่ใช้โดยมากจะทำการคำนวณ Block1 และกำหนดเงื่อนไขของการคำนวณให้มีลักษณะเดียวกันกับปัญหาการไหลงบนแผ่นเรียบจนเสร็จสิ้นเสียก่อนจากนั้นนำผลเฉลยที่ทางออกของ Block1 มาเป็นเงื่อนไขที่ทางเข้าของ Block2 แต่เนื่องด้วยความสามารถของโปรแกรมที่พัฒนาขึ้นนั้นการคำนวณทั้งสองส่วนสามารถที่จะทำร่วมกันและพร้อมกันได้ด้วยกรรมวิธีการคำนวณแบบบานาน

การคำนวณนี้จะดำเนินการที่  $Re_h=5,000$  โดยค่า  $h$  สามารถกำหนดเป็นค่าใดก็ได้ตามความเหมาะสม เมื่อกำหนดค่า  $h$  และค่าสำหรับค่า  $U_0$  ได้จาก  $Re_h=5,000$  และเมื่อได้ค่า  $U_0$  แล้วนำไปแทนใน  $Re_\theta=670$  ก็จะทราบค่า  $\theta$  จากนั้นอ้างความสัมพันธ์ระหว่าง “ชั้นความหนาของโภเมนตัม” (Momentum Thickness) กับการกระจายตัวของความเร็วในชั้นชิดผิวตามสมการ(5.1)

$$\theta = \int_0^{\delta} \frac{u}{U_0} \left(1 - \frac{u}{U_0}\right) dy \quad (5.1)$$

แล้วใช้ความสัมพันธ์ “การกระจายตัวของความเร็วแบบกฎหนึ่งส่วนเจ็ด” (One-Six-Law Velocity Profile) ตามสมการ (5.2)

$$\left(\frac{u}{U_0}\right)_{turb} = \left(\frac{y}{\delta}\right)^{1/7} \quad (5.2)$$

ก็จะทำให้ทราบค่าความหนาของชั้นซิดพิว (Boundary Layer Thickness)  $\delta$  จากนั้นนำไปแทนในความสัมพันธ์ของความหนาชั้นซิดพิวตามสมการ (5.3)

$$\frac{\delta}{L} = \frac{0.16}{Re_L^{1/7}} \quad (5.3)$$

ก็จะทำให้ทราบค่าความยาวของแผ่นเรียบ  $L$  (ตามรูปที่ 5.1) เพื่อที่จะทำให้ค่าของผลเฉลยตรงทางออกของ Block1 นั้นสอดคล้องกับข้อกำหนดในการคำนวณ

### 5.1.2 ผลการคำนวณ

ในการตรวจสอบความถูกต้องของโปรแกรมนี้ ในเมื่อต้นจะทำการตรวจสอบผลเฉลยที่ใช้เป็นเงื่อนไขตรงทางเข้าของ Block2 เสียก่อน นั่นคือเป็นการเปรียบวัดความถูกต้องของผลการคำนวณในปัญหาการไหลบนแผ่นเรียบซึ่งก็คือผลเฉลยตรงทางออกของบล็อก 1 นั้นเอง ผลการคำนวณในส่วนนี้จะนำไปเปรียบเทียบกับผลการคำนวณ DNS ในปัญหาการไหลบนแผ่นเรียบของ Spalart (1988) ที่  $Re_\theta=670$  ซึ่งแสดงผลการเปรียบเทียบตามรูปที่ 5.3 จะพบว่าผลเฉลยที่ได้นั้นอยู่ในระดับที่ยอมรับได้และสามารถที่นำไปใช้เป็นเงื่อนไขที่ทางเข้าของ Block2 ได้ จากนั้นทำการพิจารณาการไหลผ่านชั้นกลับหลัง ผลการคำนวณที่อยู่ในรูปเส้นกระแสการไหล (Stream Line) และลูกศรความเร็วแสดงตามรูปที่ 5.4 และ 5.5 ตามลำดับ เมื่อพิจารณาเส้นกระแสการไหลตามรูปที่ 5.4 นั้นจะพบว่าเส้นมีความต่อเนื่องผ่านรอยต่อระหว่างบล็อกซึ่งอยู่บนชั้นได้เป็นอย่างดี แม้ว่าจะมีการเยื่องกันของกริดตามรูปที่ 5.2 ก็ตาม สำหรับตำแหน่งที่ของไหลตกกระแทกผนัง (Reattachment Point) หลังจากที่มีการแยกไหลที่ชั้นนั้นผลการคำนวณที่ได้คือ  $x/h \approx 5.4$  เมื่อพิจารณา

จากตำแหน่งที่ความคืบหน้าเพื่อที่ผนังมีค่าเป็นศูนย์ตามรูปที่ 5.6 ซึ่งจุดตัดกระบวนการนี้จะต่ำกว่าผลการทดลองของ Jovic และ Driver (1994) โดยค่าที่ได้อ่านว่า 6.0 และ 6.1 ในขณะที่ผล DNS ของ Le และคณะ (1997) ได้เท่ากับ 6.28 ซึ่งสูงกว่าผลการทดลอง จุดตัดกระบวนการที่คำนวณได้ต่ำกว่าผลการทดลองนั้นสาเหตุหลักไม่น่าจะเกิดจากความหนาแน่นของกริดบริเวณผนัง เพราะเมื่อพิจารณาจากค่า  $y^+$  ตามรูปที่ 5.6 แล้วพบว่ามีค่าน้อยกว่า 1 ซึ่งสอดคล้องกับข้อกำหนดในการใช้แบบจำลองความปั่นป่วนสำหรับค่าเลขเรย์โนลด์ต่ำ ความผิดพลาดที่เกิดขึ้นน่าจะเป็นผลมาก จากความสามารถของแบบจำลองที่ใช้ในการทำนายผลการไหลที่มีการแยกไหลดและการตัดกระบวนการมากกว่า สำหรับผลการคำนวณค่าองค์ประกอบความเร็วในแนวการไหลตามระยะความสูงที่ตำแหน่งต่าง ๆ ในแนวการไหลนี้ได้แสดงตามรูปที่ 5.7 ซึ่งทำการเปรียบเทียบกับผลการคำนวณ DNS ของ Le และคณะ (1997) และผลการทดลองของ Jovic และ Driver (1994) ผลการคำนวณที่ได้สอดคล้องกันดีกับผล DNS และผลการทดลอง ซึ่งค่าความเร็วของ “กระแสอิสระ” (Free Stream) อาจจะสูงกว่าทั้งผล DNS และผลการทดลองเล็กน้อยซึ่งน่าจะเกิดจากการกำหนดค่าความยาว  $L$  ที่ไม่เหมาะสมส่งผลให้ได้ค่าความหนาแน่นขิดผิดและค่าความหนาของโโนเมนตัมไม่สอดคล้องกับผล DNS ของ Spalart (1988) และที่  $x/h=4$  ผลการทำนายความเร็วที่บริเวณเบี่ยงเบนไปจากผลการทดลองจนสังเกตุได้เนื่องจากบริเวณดังกล่าวอยู่ในบริเวณของการหมุนวน ซึ่งอาจจะมีผลกระทบต่อความสามารถในการทำนายผลของแบบจำลองความปั่นป่วนที่ใช้

### 5.1.3 การประเมินสมรรถนะของการคำนวณ

รูปที่ 5.8 แสดงการทดลองของค่าเศษตอกค้างเทียบต่อเวลาของการคำนวณด้วยกริดชุดเดียวและกริดหลายชุด จะพบกว่าประสิทธิภาพของระบบที่มีมัดติกวิดในกรณีการไหลแบบปั่นป่วนนี้ไม่สูงมากนักจากรูปจะพบว่าสามารถลดเวลาในการคำนวณได้ไม่ถึงสองเท่า รูปที่ 5.9 แสดงสมรรถนะทางด้านการคำนวณแบบบนน้ำเมื่อเปรียบเทียบกับการคำนวณแบบตามลำดับ ซึ่งจะพบว่าสามารถลดเวลาลงได้มากกว่าสามเท่า และจากรูปยังได้แสดงการเปรียบเทียบระหว่างการคำนวณแบบบนน้ำด้วยหน่วยประมวลผลเพียงเครื่องเดียวกับการคำนวณแบบตามลำดับด้วยหน่วยประมวลผลเพียงเครื่องเดียวจะพบว่าเส้นการลดลงของค่าเศษตอกค้างแทนจะไม่แตกต่างกันซึ่งชี้ให้เห็นว่าเวลาที่ใช้ในการส่งผ่านข้อมูลระหว่างบล็อกหรือระหว่างกระบวนการนี้น้อยมากเมื่อเทียบกับเวลาที่ใช้ในการคำนวณหลัก

### 5.1.4 สรุปผลการคำนวณ

จากผลการคำนวณที่ผ่านมาได้แสดงให้เห็นถึงความยุ่งยากในการคำนวณปัญหาการไหลแบบปั่นป่วน ในการตรวจสอบความถูกต้องของโปรแกรมหรือเทคนิคใหม่ ๆ และวิธีการที่

คิดค้นขึ้นนั้นไม่อาจจะกระทำได้โดยตรงเหมือนกรณีการไหลแบบรากเรียน เนื่องจากเงื่อนไขที่ขอบเขตนั้นไม่สามารถกำหนดได้อย่างตรงไปตรงมาอาจจะต้องพึงข้อมูลการทดลองหรือข้อมูล DNS สำหรับผลการคำนวณในกรณีนั้นผลที่ได้อよู่ในระดับที่น่าพอใจ ความแตกต่างที่เห็นได้อย่างชัดเจนระหว่างผลการคำนวณกับผลการทดลองนั้นอยู่ในบริเวณที่มีการไหลวนซึ่งน่าจะเป็นผลมาจากขีดความสามารถของแบบจำลองความปั่นป่วนในการทำงานการไหลที่มีการแยกไหลและการไหลวน และจากการทดสอบประสิทธิภาพของระบบที่มีบิชีมัลติกริดจะพบว่าการไหลแบบปั่นป่วนนั้นจะกระทบต่อประสิทธิภาพของระบบที่มีบิชีมัลติกริดโดยสามารถลดจำนวนรอบในการคำนวณลงได้ไม่ถึงสองเท่า

## 5.2 การไหลผ่านช่องขนาดที่มีครีบติดตั้งอยู่ที่ผนังด้านล่าง

สำหรับการไหลในกรณีเป็นการเพิ่มครีบไปติดตั้งตรงช่องทางการไหลหลักหรือเพื่อเป็นการกีดขวางการไหลเพื่อบังคับทิศทางการไหลให้มีการไหลวนไปอย่างทั่วถึง โดยในกรณีที่จะนำเสนอนี้จะทำการติดตั้งครีบไว้ที่ผนังด้านล่างของช่องขนาดซึ่งจะทำให้เกิดการแยกไหลและการไหลวน เมื่อผ่านครีบซึ่งจะช่วยเพิ่มประสิทธิภาพในการแลกเปลี่ยนความร้อน สำหรับการคำนวณในส่วนนี้ จะยังไม่กล่าวถึงการถ่ายเทความร้อนซึ่งจะทำการศึกษาผลกระทบของการแยกไหลและการไหลวนที่มีผลต่อความถูกต้องของผลเฉลยและประสิทธิภาพในการคำนวณเท่านั้น โดยมีรายละเอียดดังต่อไปนี้

### 5.2.1 สักษณะปัญหาและรายละเอียดการคำนวณ

ลักษณะโดยรวมของปัญหาสำหรับการคำนวณในหัวข้อนี้ได้แสดงเป็นแผนภาพตามรูปที่ 5.10 ซึ่งมีลักษณะเป็นห้องยาวแบบสองมิติหรือเป็นช่องขนาดโดยมีครีบรูปสี่เหลี่ยมจัตุรัสติดตั้งอยู่ที่ผนังด้านล่าง โดยที่ช่องขนาดจะมีความยาว L เท่ากับ 1,016 มิลลิเมตรและมีความสูง D เท่ากับ 61 มิลลิเมตร ในขณะที่ครีบมีขนาด H=W=6.36 มิลลิเมตรถูกติดตั้งอยู่ที่ตำแหน่ง l=95.25 มิลลิเมตร โดยความเร็วเฉลี่ย  $U_0$  ที่ทางเข้าช่องขนาดมีค่าเท่ากับ 3.6 เมตรต่อวินาที ซึ่งความเร็วที่ทางเข้าช่องขนาดจะถูกกำหนดให้มีการกระจายตัวเป็นการไหลเติมรูปแบบปั่นป่วน โดยที่  $y/\delta < 1$  และ  $y/\delta > (D/\delta - 1)$  จะให้มีการกระจายตัวตามสมการที่ (5.4)

$$\frac{u}{U_0} = \left( \frac{y}{\delta} \right)^{1/5.6} \quad (5.4)$$

ในขณะที่ถ้าหาก  $1 \leq y/\delta \leq (D/\delta - 1)$  และว่าจะกำหนดให้  $n = P_0$  โดย  $\delta$  คือความหนาของชั้นชิดผิว โดยมีค่าเท่ากับ  $3.3H$  สำหรับที่ทางออกจะกำหนดให้ค่าอนุพันธ์อันดับหนึ่งเทียบกับแกนในแนวการไหลของตัวแปรอิสระทุกตัวมีค่าเท่ากับศูนย์

จากรูปที่ 5.10 โดยmenจะถูกแบ่งออกเป็นสามส่วนคือ ส่วนที่หนึ่งบริเวณพื้นที่สี่เหลี่ยมก่อนถึงครีบ ส่วนที่สองบริเวณพื้นที่สี่เหลี่ยมเหนือครีบ และส่วนที่สามบริเวณพื้นที่สี่เหลี่ยมหลังครีบ ซึ่งไม่รวมพื้นที่ที่เป็นส่วนของครีบ กรณีจะถูกสร้างอย่างอิสระจากกันตามรูปที่ 5.11 ซึ่งแสดงกรณีบางส่วนบริเวณใกล้เคียงกับผนังของครีบ สำหรับกรณีที่ใช้น้ำมีความละอียดเพียงพอต่อข้อกำหนดของแบบจำลองความปั่นปวนค่าตัวเลขเรย์โนลด์ต่ำซึ่งจะได้แสดงในหัวข้อถัดไป

### 5.2.2 ผลการคำนวณ

รูปที่ 5.12 และ 5.13 แสดงเส้นระดับของความเร็วลัพธ์ซึ่งเส้นลากผ่านรอยต่อระหว่างบล็อกได้อย่างต่อเนื่อง จะพบว่ามีการแยกไหลดบริเวณเหนือครีบจากนั้นเกิดการหมุนวนหลังครีบและตกรอบผนังด้านล่างในที่สุด จุดตกรอบสำหรับการคำนวณนี้เมื่อคูจากค่าความเค้นเลื่อนที่ผนังตามรูปที่ 5.14 และว่าจะอยู่ที่ประมาณ  $x/H=10.1$  และรูปที่ 5.14 ยังได้แสดงค่า  $y^+$  ตำแหน่งแรกสูงจากผนังและแสดงที่ตำแหน่งต่าง ๆ ตามแนวการไหลดหลังจากผ่านครีบซึ่งค่าที่ได้ไม่เกินหนึ่ง และผลการคำนวณค่าองค์ประกอบความเร็วในแนวการไหลดที่ตำแหน่งต่าง ๆ ตามแนวการไหลดของช่องบานนั้นได้นำไปเปรียบเทียบกับผลการทดลองของ Acharya, Myrum และ Baker (1994) ตามรูปที่ 5.15 เมื่อ  $x/H=0$  คือตำแหน่งที่ขอบด้านขวาของครีบ จะพบว่าแนวโน้มของผลเฉลยเป็นไปตามผลการทดลองแต่จะมีที่แตกต่างจากผลการทดลองอย่างเห็นได้ชัดในบริเวณที่มีการแยกไหลดอย่างเช่นที่  $x/H=-0.5$  และ  $x/H=0.0$  เมื่อ  $1 < y/H < 1.5$  และบริเวณที่มีการไหลดอย่างเช่นที่  $x/H=5.4$  และ  $x/H=7.1$  เมื่อ  $y/H < 1.0$  ซึ่งผลการคำนวณที่ได้แสดงในรูปที่ 5.15 นั้นล้วนอยู่ในช่วงก่อนถึงจุดตกรอบพังสีนี ซึ่งอาจจะต้องสมมติฐานได้ว่าผลการทำงานที่เบี่ยงเบนไปจากผลการทดลองมากขนาดนี้น่าจะเป็นที่ความบกพร่องของแบบจำลองความปั่นปวนที่ไม่สามารถทำงานพอดีกรรมการไหลดที่มีการแยกไหลดและการไหลดน้ำได้

### 5.2.3 สมรรถนะของการคำนวณ

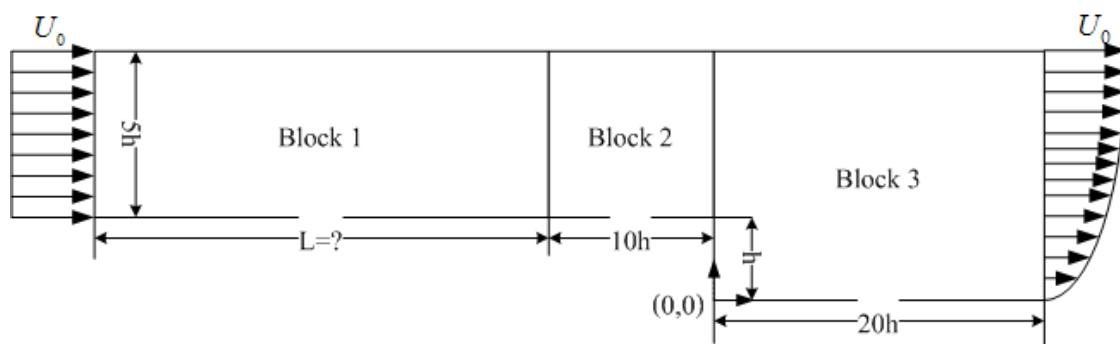
รูปที่ 5.16 แสดงการลดลงของค่าเสยตกทั่วไปเทียบต่อเวลาของการคำนวณซึ่งเป็นการคำนวณแบบบานน้ำทั้งการใช้กริดชุดเดียวและกริดหลายชุด โดยจะพบว่าถ้าหากใช้กริดเพียงชุดเดียวในการคำนวณนั้นผลเฉลยมีแนวโน้มว่าจะไม่ถูกเข้า แต่เมื่อประยุกต์ใช้ร่วมกับวิธีมัดกริดกับการคำนวณนั้นผลเฉลยกลับถูกเข้าในที่สุด

#### 5.2.4 สรุปผลการคำนวณ

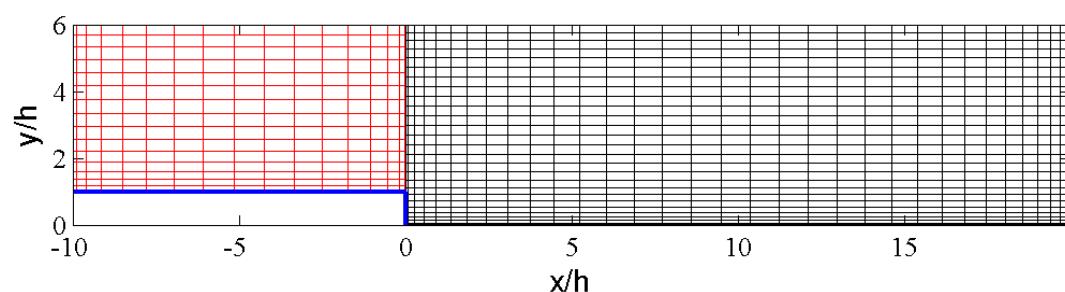
การคำนวณในส่วนนี้แม้ว่าการประยุกต์ระบบเบี่ยบไวซึ่งมัลติกริดนั้นจะสามารถแสดงศักยภาพอ่อนน้อมไปด้วยความแม่นยำของผลการคำนวณที่ได้นั้นกลับแตกต่างจากผลการทำด่องอย่างชัดเจนแต่เมื่อพิจารณาแล้วบริเวณดังกล่าวอยู่ในช่วงของการไหลวน นั่นแสดงว่าผลการคำนวณที่ต่างจากผลการทำด่องนี้น่าจะมาจากการขัดขวางของแบบจำลองความปั่นป่วนที่เลือกใช้

### 5.3 สรุป

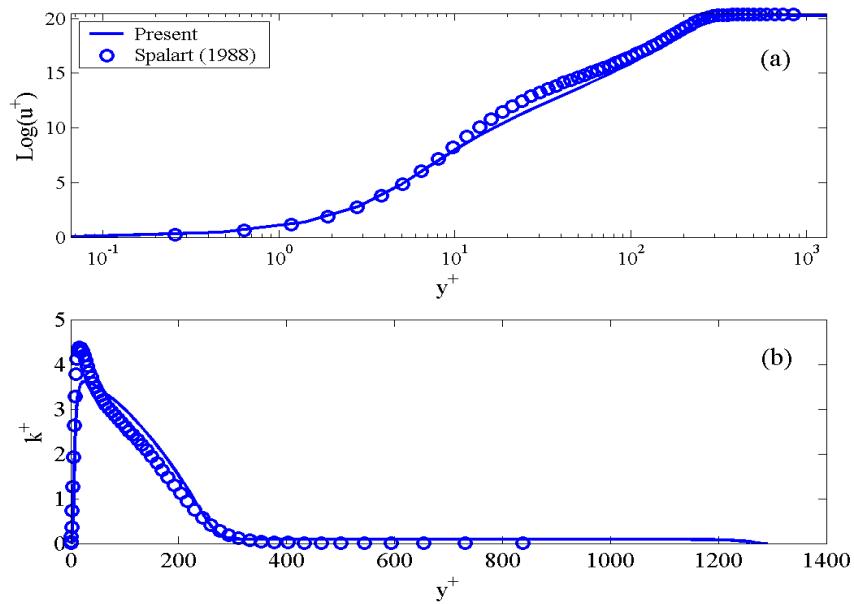
ในบทนี้ได้ทำการทดสอบโปรแกรมคอมพิวเตอร์กับการทำให้แบบปั่นป่วน ความถูกต้องของผลการคำนวณที่ได้นั้นน้อยกว่ากรณีการให้แบบรวมเรียนเนื่องจากว่าการคำนวณการทำให้แบบปั่นป่วนนั้นต้องเกี่ยวข้องกับแบบจำลองความปั่นป่วน โดยแบบจำลองแต่ละแบบจำลองนั้นจะมีข้อบ่งพร่องในการคำนวณปัญหานางประภาก ตัวอย่างเช่นแบบจำลองความปั่นป่วน k-e ของ Launder และ Sharma (1974) นั้นได้แสดงให้เห็นแล้วว่าล้มเหลวโดยสิ้นเชิงต่อการทำนายพฤติกรรมการทำให้แบบแยกทำและการทำหมุนวน ซึ่งผลการคำนวณที่เบี่ยงเบนไปจากผลการทำด่องนั้นไม่ได้เป็นผลโดยจากการใช้เทคนิคมาลติบล็อกหรือการคำนวณแบบขนาดแต่อย่างใดซึ่งผลการทดสอบจากบทที่แล้วก็บ่งบอกได้ว่าความถูกของเทคนิคมาลติบล็อกและการคำนวณแบบขนาดที่ใช้ความปั่นป่วนของการให้ไม่เพียงแต่จะกระทบต่อความถูกต้องของผลการคำนวณเท่านั้น ยังกระทบต่อสมรรถนะของการคำนวณอีกด้วยอย่างเช่นระบบเบี่ยบไวซึ่งมัลติกริดที่มีประสิทธิภาพลดลงเนื่องจากพฤติกรรมการเปลี่ยนแปลงที่รวดเร็วในบริเวณชั้นชิดผิว



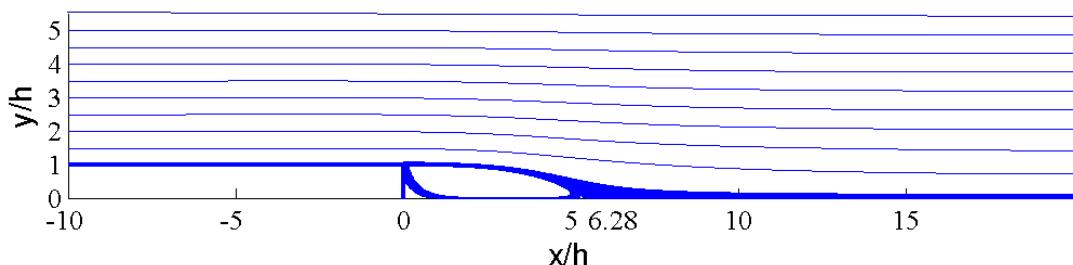
รูปที่ 5.1 แผนภาพแสดงโดเมนรูปขั้นกลับหลัง (ไม่ตรงตามมาตรฐานจริง)



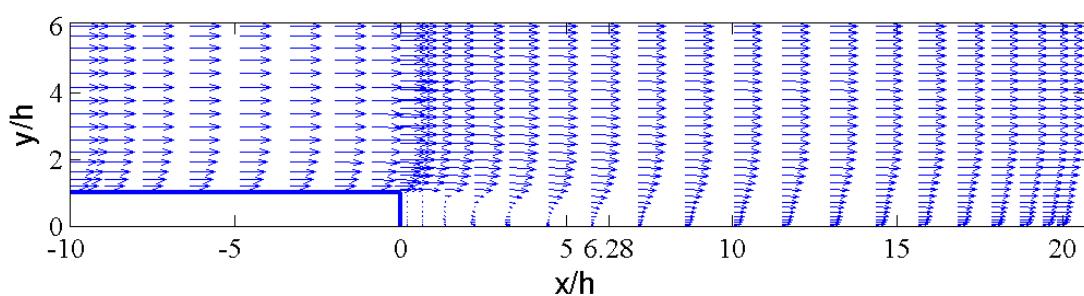
รูปที่ 5.2 แสดงการกระจายตัวของกริดในโดเมนขั้นกลับหลัง



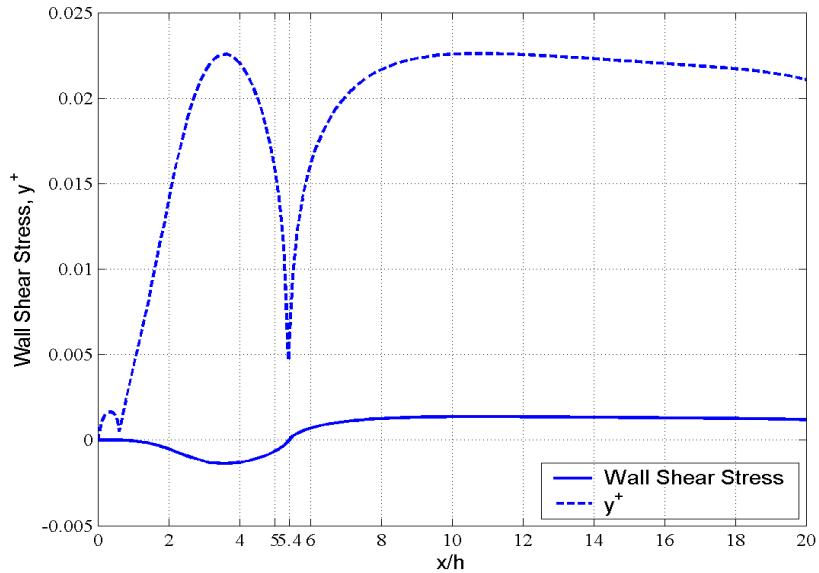
รูปที่ 5.3 แสดงการเปรียบเทียบผลการคำนวณกับผล DNS ของ Sparlart (1988) ของ (a) ความเร็วในแนวการไหล และ (b) พลังงานจลน์ความปั่นป่วนของการไหล



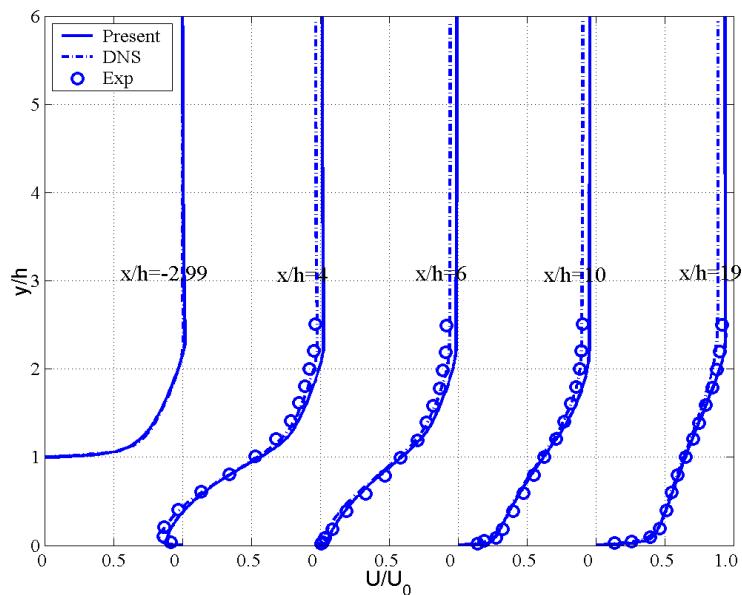
รูปที่ 5.4 แสดงเส้นกระแสการไหล



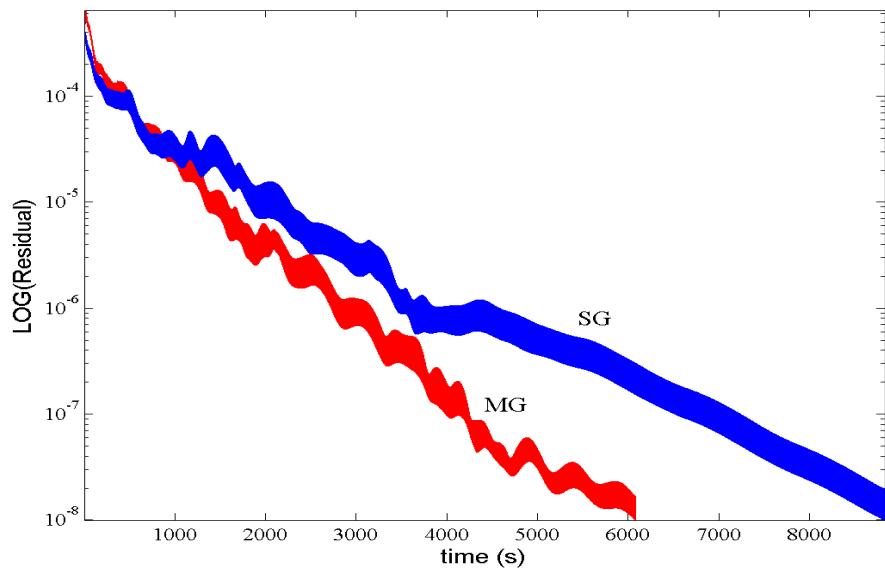
รูปที่ 5.5 แสดงลูกศรความเร็ว



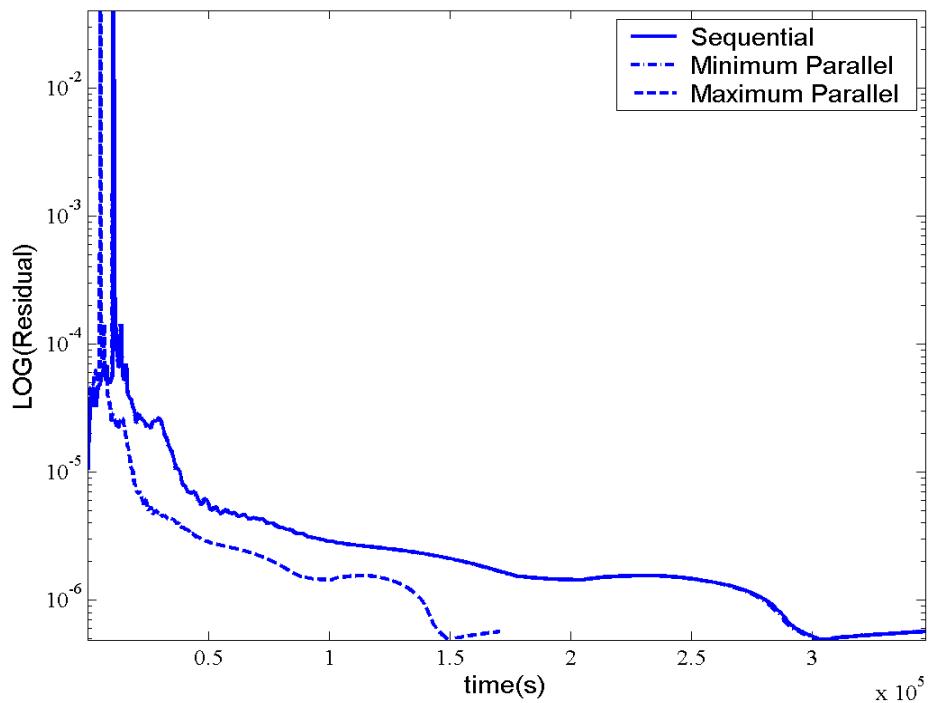
รูปที่ 5.6 แสดงค่าความเค้นเฉือนที่ผนังหลังการไหลผ่านขั้นและ  $y^+$  ตามแนวผนังหลังการไหลผ่านขั้น โดยแสดงที่ตำแหน่งแรกด้วยจากผนัง



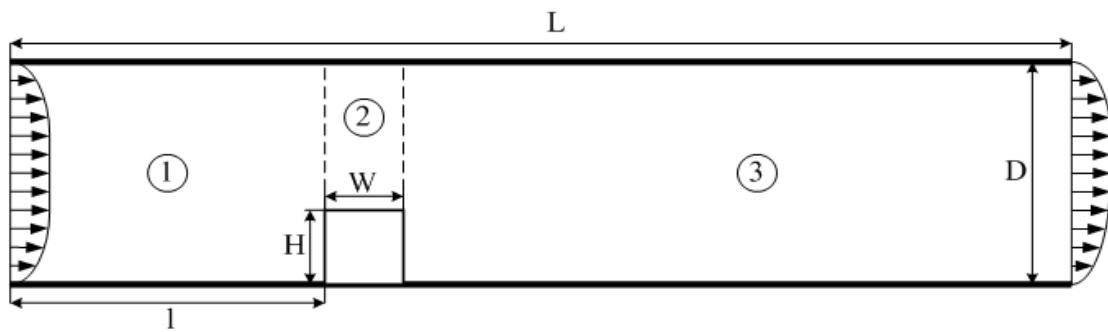
รูปที่ 5.7 แสดงการเปรียบเทียบผลการคำนวณกับผล DNS ของ Le et al (1997) และผลการทดลองของ Jovic และ Driver (1994)



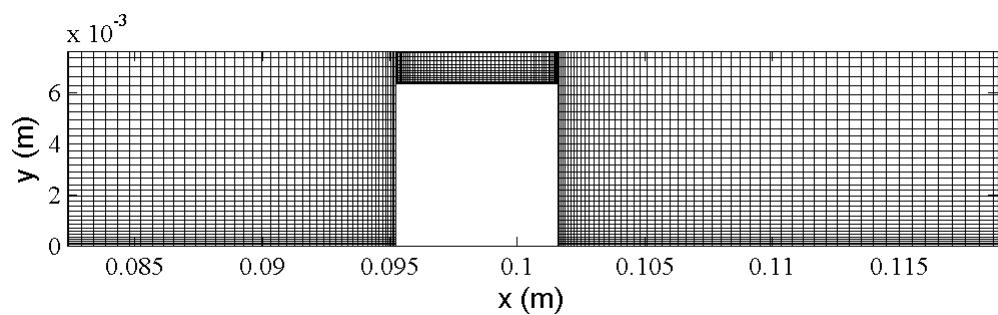
รูปที่ 5.8 แสดงการลดลงของเศษตกค้างเทียบต่อเวลาระหว่างการคำนวณโดยใช้กริดชุดเดียวและกริดหลายชุด



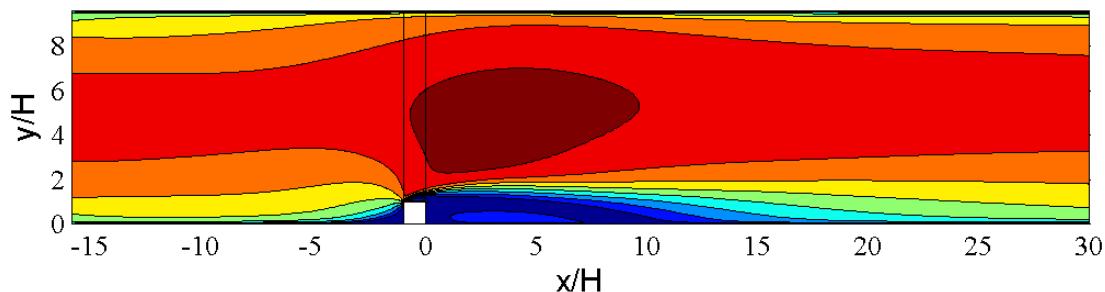
รูปที่ 5.9 แสดงการลดลงของเศษตกค้างเทียบต่อเวลาระหว่างการคำนวณแบบขนานและการคำนวณแบบตามลำดับ



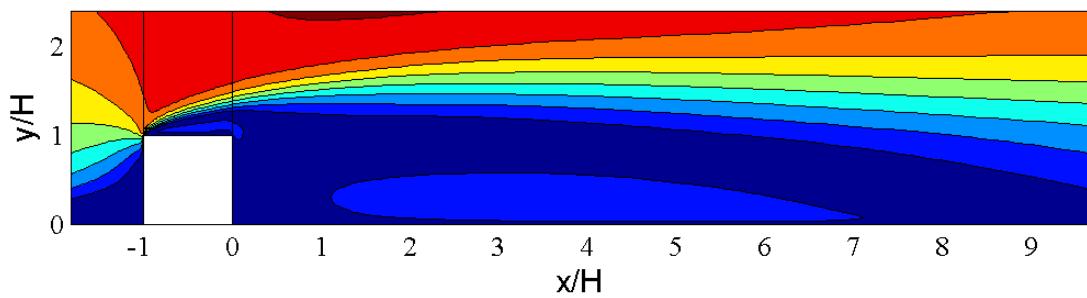
รูปที่ 5.10 แผนภาพแสดงโคนเมนของช่องขนาดที่มีสิ่งกีดขวางติดตั้งที่ผนังด้านล่างพร้อมทั้งแสดงการแบ่งบล็อก



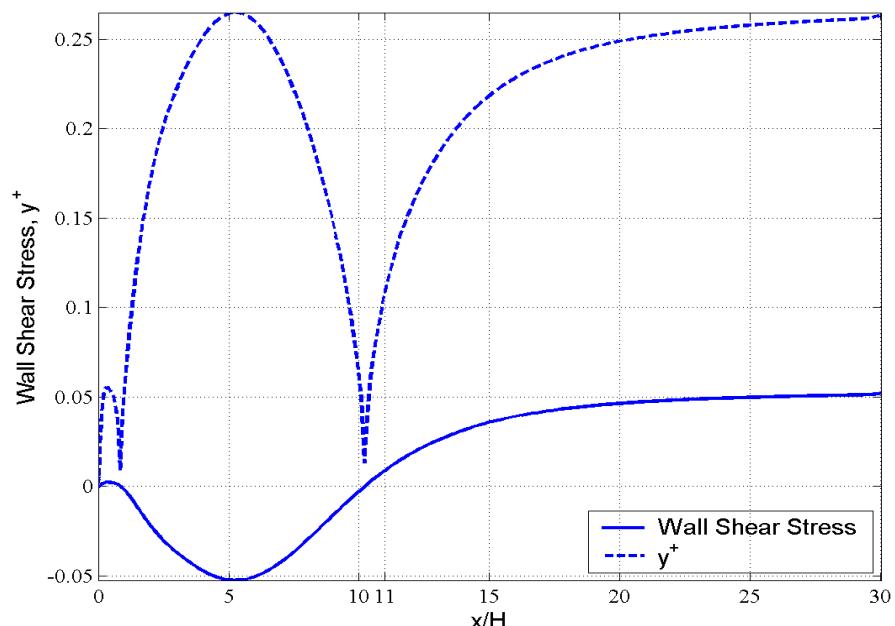
รูปที่ 5.11 แสดงการกระจายตัวของกริดบางส่วนบริเวณใกล้ชิดกับสิ่งกีดขวาง



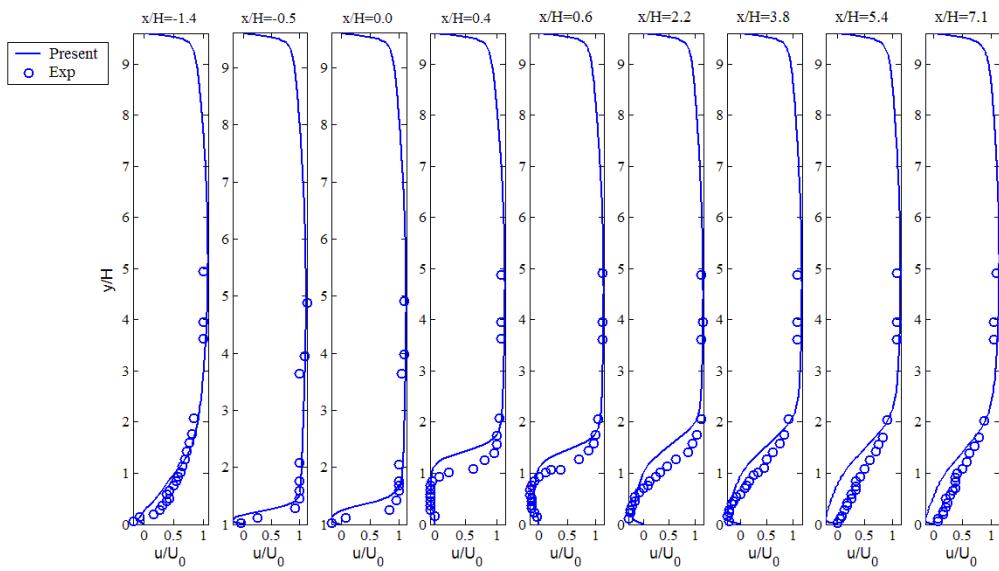
รูปที่ 5.12 แสดงเส้นระดับของความเร็วลักษณะ



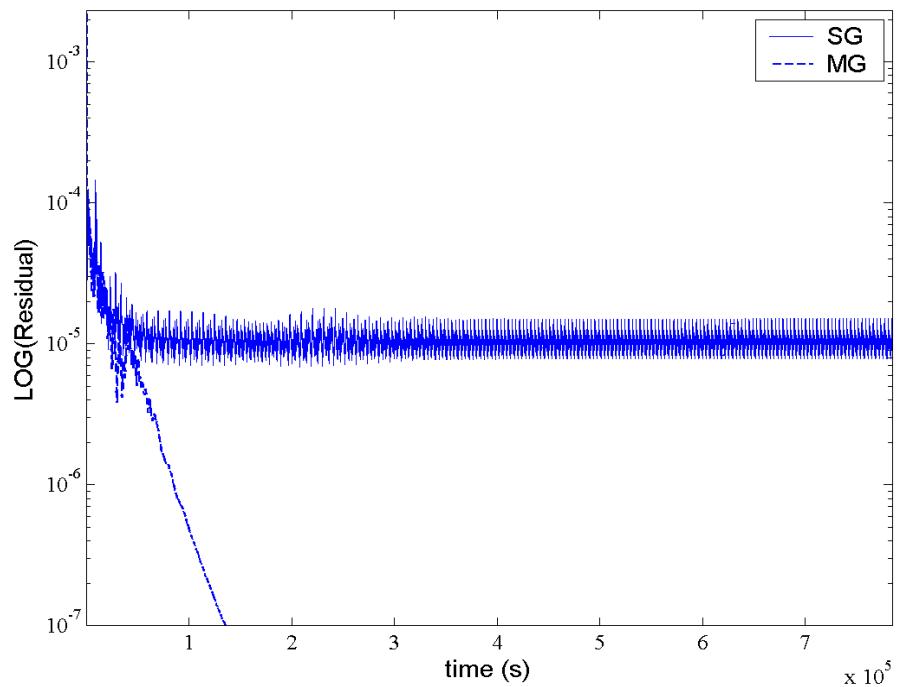
รูปที่ 5.13 แสดงเส้นระดับของความเร็วลักษณะส่วนบริเวณใกล้ชิดกับสิ่งกีดขวาง



รูปที่ 5.14 แสดงค่าความเคี้ยวเฉือนที่ผนังและค่า  $y^+$  จุดแรกจากผนังด้านล่างตามแนวผนังหลังจากผ่านครึ่ง



รูปที่ 5.15 แสดงการเปรียบผลการคำนวณของความเร็วในแนวการไฟลกับผลการทดลองที่ดำเนินการต่างๆ ในช่องขนาดเมื่อตำแหน่ง  $x/H=0$  คือตำแหน่งขอบด้านขวาของสิ่งกีดขวาง



รูปที่ 5.16 แสดงการลดลงของค่าเศษตกค้างต่อเวลาของการคำนวณระหว่างการใช้กริดรายชุดและ การใช้กริดเพียงชุดเดียว

## บทที่ 6

### การไหลแบบปั่นป่วนโดยการพาแบบธรรมชาติ (Turbulent Natural Convection Flow)

การไหลโดยการพาแบบธรรมชาติ (Natural Convection) หรือเรียกอีกอย่างหนึ่งว่าการพาแบบอิสระ (Free Convection) นี้จะเกิดขึ้นจากความแตกต่างของอุณหภูมิของของไหล กล่าวคือของไหลที่มีอุณหภูมิสูงกว่าอุณหภูมิอ้างอิง (อุณหภูมิห้องหรืออุณหภูมิสิ่งแวดล้อมเป็นต้น) จะเคลื่อนที่ขึ้นสู่ที่สูงเนื่องจากมีความหนาแน่นน้อยกว่าของไหลที่มีอุณหภูมิเท่ากับอุณหภูมิอ้างอิง ในขณะที่ของไหลที่มีอุณหภูมิต่ำกว่าอุณหภูมิอ้างอิงซึ่งมีความหนาแน่นมากกว่าก็จะเคลื่อนที่ลงสู่ที่ต่ำส่วนของไหลที่มีอุณหภูมิเท่ากับอุณหภูมิอ้างอิงจะไม่มีการเคลื่อนที่ โดยการไหลในลักษณะนี้สามารถพบได้ในชีวิตประจำวัน ตัวอย่างเช่น การหมุนเวียนของอากาศภายในบ้าน ตัวอาคารหรือสิ่งก่อสร้างต่าง ๆ เป็นต้น สำหรับการไหลด้วยการพาแบบธรรมชาตินี้พจน์แหล่งแหล่งน้ำ (Source Term) ที่ปรากฏในสมการโมเมนตัมนั้นจะมีนิยามเป็น  $F_B = -\rho g_i \beta (T - T_0)$  เมื่อ  $T_0$  คืออุณหภูมิอ้างอิงซึ่งในกรณีนี้จะเป็นค่าอุณหภูมิเฉลี่ย และ “พจน์การสร้างจากการลอยตัวแบบปั่นป่วน” (Turbulent Buoyancy Production Term) ที่ปรากฏในสมการแบบจำลองความปั่นป่วนนั้นมีนิยามเป็น  $G_B = -(\mu g_i \beta / \sigma_T) (\partial T / \partial y)$  สำหรับการคำนวณในบทนี้จะแบ่งออกเป็นสองส่วน ได้แก่ การคำนวณการไหลเวียนของอากาศในที่ว่างพื้นที่ปิดรูปสี่เหลี่ยมจตุรัสและการคำนวณการไหลของอากาศในพื้นที่สี่เหลี่ยมจตุรัสโดยภายในมีสิ่งกีดขวางติดตั้งอยู่ รายละเอียดจะแสดงดังต่อไปนี้

#### 6.1 การไหลในที่ว่างพื้นที่ปิดรูปสี่เหลี่ยมจตุรัส (Flow in an Empty Square Enclosure)

ในการทดสอบโปรแกรมด้วยการไหลในกรณีนี้ซึ่งมีเงื่อนไขที่ขอบเขตไม่ซับซ้อน คูเหనเมื่อนำมาจะไม่มีความยุ่งยากอันใดที่จะกระทบต่อเสถียรภาพของโปรแกรมและความแม่นยำของการคำนวณเลย แต่สำหรับการไหลด้วยการพาโดยธรรมชาตินั้น แรงขับเคลื่อนที่สำคัญที่ทำให้เกิดการไหลได้แก่ แรงขับจากแรงลอยตัว  $F_B$  ผ่านทางสมการโมเมนตัมตามสมการที่ (3.7) นั้นแสดงว่า การไหลที่เกิดขึ้นนั้นมาจากอิทธิพลของแรงลอยตัวเป็นหลัก และสำหรับการไหลแบบไม่อัดตัวแล้ว ความเร็วในสมการโมเมนตัมนั้นไม่มีความสัมพันธ์ใดที่จะเกี่ยวพันกับอุณหภูมิในสมการอนุรักษ์ พลังงานเลย เพราะฉะนั้นการกำหนดค่า “การหน่วงของการคำนวณ” (Under-Relaxation Factor) ที่ไม่เหมาะสมอาจทำให้การคำนวณล่าช้าเกินไปหรือลุ่อออกไปในที่สุด อิกประการหนึ่งคือของไหล

ส่วนใหญ่จะมีความเร็วที่ค่อนข้างต่ำหรือไม่มีการไหลเลย การเคลื่อนที่ส่วนใหญ่จะถูกกักบริเวณอยู่ที่ผนัง เพราะฉะนั้นการไหลจึงอาจประกอบไปด้วยการไหลแบบราบเรียบ (Laminar Flow) ในบางบริเวณหรือการไหลแบบปั่นป่วน (Turbulent Flow) ในบางบริเวณและแน่นอนว่าการเปลี่ยนแปลงจากการไหลแบบราบเรียบไปเป็นการไหลแบบปั่นป่วนนี้จะผ่านย่านการไหลที่เรียกว่า “การไหลแบบทราบชิ้น” (Transitional Flow) ด้วยเหตุนี้จึงมีผลโดยตรงต่อความแม่นยำของโปรแกรมซึ่งไม่ว่าการคำนวณจะมีการใช้เทคนิคขั้นสูง จำนวนของกริดที่ละเอียดมาก หรือการประมาณค่าด้วยค่าอันดับของความแม่นยำสูง (Higher-Order Accuracy Approximation) ก็ตาม แต่หากไม่ใช้แบบจำลองความปั่นป่วนที่เหมาะสมแล้วผลการคำนวณที่ได้อาจจะไม่ดีพอหรือการคำนวณให้ผลเฉลยที่เป็นการไหลแบบราบเรียบไปในที่สุด (Relaminarisation) ซึ่งผลการคำนวณของแต่ละแบบจำลองความปั่นป่วนจะได้ถูกแสดงในรายละเอียดต่อไป

#### 6.1.1 รูปทรงของปัญหาและรายละเอียดการคำนวณ

รูปทรงของปัญหาแสดงดังรูปที่ 6.1 ซึ่งเป็นพื้นที่ว่างปิดรูปสี่เหลี่ยมจตุรัส มีขนาดความกว้างและสูงเท่ากับ 0.75 เมตรภายในบรรจุอากาศและกำหนดให้มีอุณหภูมิเริ่มต้นเท่ากับ  $30^{\circ}\text{C}$  ผนังด้านซ้ายถูกทำให้ร้อนจนกระทั้งมีอุณหภูมิกึ่งที่เท่ากับ  $50^{\circ}\text{C}$  และผนังด้านขวาถูกทำให้เย็นจนมีอุณหภูมิกึ่งที่เท่ากับ  $10^{\circ}\text{C}$  ด้วยผลต่างอุณหภูมิค่านี้ทำให้ได้ค่าตัวแปรไรล์มิติ Rayleigh Number (Ra) เท่ากับ  $1.58 \times 10^9$  ผนังด้านบนและผนังด้านล่างกำหนดให้เป็นผนังที่มีการนำความร้อนสูงหรือมี “สภาพการนำความร้อนสมบูรณ์แบบ” (Perfect Conductivity) ที่ผนังทุกด้านกำหนดเงื่อนไขให้ไม่มีการลื่นไหล (No Slip) ที่ผนัง

รูปที่ 6.2 แสดงการกระจายตัวของกริดที่ใช้ในการคำนวณ จำนวนกริดที่ใช้เท่ากับ  $160 \times 160$  จุด ซึ่งจำนวนกริดที่ใช้นี้ได้มีการเปรียบวัดกับเอกสารอ้างอิงแล้วว่ามีความละเอียดเพียงพอโดย Hsieh และ Lien (2004) ใช้เพียง  $125 \times 125$  จุดเท่านั้น โดยเหตุที่ต้องใช้ถึง  $160 \times 160$  ซึ่งมากกว่าเอกสารอ้างอิงก็เพราะว่าต้องการทดสอบสมรรถนะของระเบียบวิธีมัลติกริดที่ใช้ การกระจายตัวของแต่ละจุดนั้นกำหนดให้มีการกระจายตัวแบบโพลีโนเมียลลักษณะสาม (Cubic Polynomial) ซึ่งสามารถกำหนดระยะห่างของกริดจุดแรกกับผนังทึ่งสองด้านในแนวแกนเดียวกันได้ ในการคำนวณนี้จะใช้แบบจำลองความปั่นป่วนเรียกโนลด์ส์นัมเบอร์ต่ำสามแบบจำลองได้แก่ แบบจำลอง k-e ของ Launder-Sharma (1974) แบบจำลอง SST-k-ω ของ Menter (1994) และแบบจำลอง  $\tau^2-f$  ของ Durbin (1995) เงื่อนไขที่ขอบเขตสำหรับแบบจำลองทั้งสามนี้สามารถกำหนดได้ดังนี้ Launder-Sharma:  $k=\varepsilon=0$ , Menter:  $k=0$  และ  $\omega=60v/(0.075d^2)$  และ Durbin:  $k=\tau^2=f=0$  และ  $\varepsilon=2vk_1/d^2$  เมื่อ  $d$  คือระยะในแนวตั้งจากของกริดจุดแรกกับผนังและ  $k_1$  คือค่าพลังงานของความปั่นป่วนของปริมาตร

ควบคุมที่ติดกับผนัง สำหรับค่าเริ่มต้นในการคำนวณนั้น ความเร็วกำหนดให้เท่ากับศูนย์ อุณหภูมิให้เท่ากับค่าอุณหภูมิเฉลี่ย และค่าปริมาณความปั่นป่วน  $k, \epsilon, \tau$  และ  $v^2$  ควรกำหนดให้ลำดับขนาด (Order of Magnitude) ของปริมาณความปั่นป่วนซึ่งทำให้ค่าความหนืดแบบปั่นป่วนมีลำดับขนาดมากกว่าลำดับขนาดของค่าความหนืดแบบระบบเรียน ซึ่งหากค่าความหนืดแบบปั่นป่วนเริ่มต้นยิ่งมีค่ามากกว่าค่าความหนืดแบบระบบเรียนเท่าใดการคำนวณก็ยิ่งจะมีสัดส่วนมากยิ่งขึ้น แต่จะมีผลทำให้การถูกเข้าแน่นช้าลงมาก ในขณะเดียวกันหากกำหนดค่าความหนืดแบบปั่นป่วนเริ่มต้นมีค่าลำดับขนาดใกล้เคียงกับค่าความหนืดแบบระบบเรียนก็จะทำให้ผลการคำนวณนั้นถูกเข้าได้เร็วขึ้นแต่ก็เสี่ยงต่อการถูกออกอย่างรวดเร็วได้ด้วยเช่นกัน

### 6.1.2 ผลการคำนวณ

เพื่อตรวจสอบความถูกต้องของโปรแกรมและความสามารถในการทำนายผลของแต่ละแบบจำลอง ผลการคำนวณตามแนวแกนนอนที่ระดับกึ่งกลางของความสูงจะถูกนำไปเปรียบเทียบกับผลการทดลองที่น่าเชื่อถือ ในกรณีนี้จะทำการเปรียบวัดกับผลการทดลองของ Ampofo (2003) รูปที่ 6.3 และ 6.4 แสดงค่าความเร็วและอุณหภูมิตามลำดับ ซึ่งทำการเปรียบเทียบผลการคำนวณของแต่ละแบบจำลองเทียบกับผลการทดลอง โดยที่แบบจำลองของ Menter (1994) จะใช้อักษรย่อเป็น SST แบบจำลองของ Durbin (1995) จะใช้อักษรย่อเป็น V2F แบบจำลอง Launder-Sharma (1974) จะใช้อักษรย่อเป็น LS และผลการทดลองจะให้อักษรย่อแทนเป็น EXP จากรูปจะพบว่า ผลการทำนายสำหรับแบบจำลอง LS นั้นไม่ได้เท่าที่ควรในขณะที่แบบจำลอง SST และแบบจำลอง V2F นั้นให้ผลการคำนวณที่ใกล้เคียงกันและใกล้เคียงกับผลการทดลอง และเมื่อทำการขยายภาพผลการคำนวณบริเวณชิดกับผนังทั้งสองด้านตามรูปที่ 6.5 และ 6.6 แล้วจะพบว่าทั้งผลการทำนายความเร็วและอุณหภูมิของ SST และ V2F ใกล้เคียงกันมาก แต่สำหรับการทำนายค่าพลังงานจนความปั่นป่วนนั้น V2F จะดีกว่า SST มาก โดยที่ SST ให้ผลการทำนายที่ต่ำกว่าผลการทดลองในขณะที่ V2F ให้ผลการทำนายที่สูงกว่าผลการทดลองเล็กน้อยแต่แนวโน้มกีสอดคล้องกันดีกับผลการทดลองซึ่งอาจจะอธิบายได้ว่า V2F มีตัวแปร  $v^2$  ซึ่งมีที่มามาจากค่าความถี่น้ำเรียกโนลด์ในแนวตั้งจากรูปที่ 6.9 แสดงผลการทำนายค่าการถ่ายเทควัฒนร้อนที่ผนังซึ่งแสดงอยู่ในรูปตัวแปรไร์นิต Nusselt จะพบว่าทั้ง V2F และ LS นั้นสามารถตรวจจับจุดที่มีค่าการถ่ายเทควัฒนร้อนสูงที่สุดที่มุ่งทั้งสี่ของผนังที่สี่เหลี่ยมได้ แต่ก็ให้ผลการคำนวณบริเวณผนังทุกด้านสูงกว่าผลการทดลองมากพอสมควรโดยเฉพาะบริเวณที่การเคลื่อนที่ของอากาศผุ่งลงสู่มุ่มน้ำของผนังด้านซ้าย ( $0.5 < s/H < 1.0$ ) และบริเวณที่การเคลื่อนที่ของอากาศผุ่งลงสู่มุ่มน้ำของผนังด้านขวา ( $2.5 < s/H < 3.0$ ) ซึ่งเมื่อพิจารณาลักษณะของเส้นความร้อนคงที่ตามรูปที่ 6.10 แล้วจะพบว่าบริเวณมุ่มน้ำซ้าย ( $s/H = 1.0$ ) และมุ่มน้ำขวา

( $s/H=3.0$ ) นั้นมีการบิดเบี้ยวของเส้นอุณหภูมิกองที่ซึ่งแสดงให้เห็นว่าบริเวณดังกล่าวมีการเปลี่ยนแปลงค่าการกระจายตัวของอุณหภูมิค่อนข้างสูง เพราะฉะนั้นอาจส่งผลให้การคำนวณของแต่ละแบบจำลองมีข้อบกพร่องเกิดขึ้นได้ แต่อย่างไรก็ตาม V2F กลับมีแนวโน้มที่ดีเมื่อเทียบกับผลการทดลองที่บีริเวนผนังด้านบน ( $1.0 < s/H < 2.0$ ) และผนังด้านล่าง ( $3.0 < s/H < 4.0$ ) ซึ่งเมื่อพิจารณาจากเส้นความร้อนคงที่แล้วพบว่าบริเวณดังกล่าวมีการวางแผนตัวของเส้นค่อนข้างจะเป็นระเบียบ สำหรับแบบจำลองความปั่นป่วน SST-k-ω ของ Menter (1994) นั้นสามารถคำนวณผลได้ใกล้เคียงกับผลการทดลองที่ผนังทุกด้าน แต่การตรวจจับค่ามากที่สุดของการถ่ายเทความร้อนบริเวณมุมทั้งสี่ด้านนั้นทำได้ไม่ดีพอ แต่ค่าที่ได้ก็ไม่เกินค่าสูงสุดของผลการทดลองซึ่งยอมรับได้ในมุมมองทางวิศวกรรม

### 6.1.3 การประยุกต์ใช้ระเบียบวิธีมัลติกริด (Application of the Multigrid Method)

ผลการคำนวณที่ได้แสดงในหัวข้อ 6.1.2 นั้น ได้มีการประยุกต์ใช้ระเบียบวิธีมัลติกริดเพื่อหาคำตอบในทั้งสามแบบจำลอง ซึ่งจะใช้กริดจำนวนสี่ชุด โดยขนาดของปริมาตรควบคุมจะเพิ่มขึ้นทีละสองเท่า สำหรับแบบจำลอง Launder-Sharma (1974) นั้นหากคำนวณปัญหานี้ด้วยการใช้กริดเพียงชุดเดียวแล้วการคำนวณจะไม่มีการลู่เข้าจึงจำเป็นต้องใช้ระเบียบวิธีมัลติเพื่อช่วยเร่งอัตราการลู่เข้าของผลเฉลยซึ่งแสดงดังรูปที่ 6.11 สำหรับแบบจำลองของ Durbin (1995) นั้นการประยุกต์ใช้ระเบียบวิธีมัลติกริดสามารถเร่งอัตราการลู่เข้าได้ระดับหนึ่งดังแสดงตามรูปที่ 6.12 และระเบียบวิธีมัลติกริดสามารถเร่งอัตราการลู่เข้าของผลเฉลยได้ดีในการคำนวณด้วยแบบจำลองของ Menter (1994) ดังแสดงในรูปที่ 6.13 ซึ่งทั้งหมดแสดงให้เห็นว่าแบบจำลองแต่ละแบบจำลองนั้นมีความอ่อนไหวต่อการเปลี่ยนแปลงขนาดของกริดที่ใช้

ประเด็นที่จะพิจารณาต่อไปนี้จะเกี่ยวข้องกับผลกระทบของพจน์การสร้างแบบปั่นป่วนเนื่องจากแรงลอยดัว (Turbulent Buoyancy Production Term)  $G_B$  ที่มีต่อกริดหยาบซึ่ง Hsieh และ Lien (2004) ได้ระบุว่าพจน์  $G_B$  อาจจะส่งผลต่อเสถียรภาพการคำนวณหากจะคำนวณพจน์นี้สำหรับสมการแบบจำลองความปั่นป่วนในกริดชุดหยาบ ด้วย ซึ่งการคำนวณของ Hsieh และ Lien ก็ไม่ได้รวมพจน์  $G_B$  ไว้ในกริดชุดหยาบ ในขณะที่ Peng และ Davidson (1999) กลับระบุไว้เช่นกันว่า พจน์  $G_B$  นั้นมีความไวต่อการเปลี่ยนแปลงขนาดของกริด โดยประเด็นที่จะทำการพิจารณาอีกประการ ได้แก่การปรับเปลี่ยนค่าการหน่วงของการปรับแก้ปริมาณความปั่นตามความสัมพันธ์  $\phi_{\text{Corrected}} = |\phi_{\text{Old}} + \alpha e^{\Phi}|$  ดังที่ได้มีการอธิบายไว้แล้วในหัวข้อ 3.4 ซึ่งในที่นี้จะพิจารณาเฉพาะการคำนวณในส่วนของแบบจำลอง SST-k-ω ของ Menter (1994) เท่านั้น รูปที่ 6.14 แสดงการลดลงของค่าเสียตกค้าง เมื่อเส้นทึบแทนการกำหนดให้  $G_B=0$  ในกริดชุดหยาบสำหรับสมการแบบจำลองความปั่นป่วน ในขณะเดียวกันก็มีการเปลี่ยนแปลงค่าการหน่วงในการปรับแก้ปริมาณความปั่นป่วนด้วย

ซึ่งสัญลักษณ์แต่ละรูปจะแทนค่าการหน่วงแต่ละค่าโดยมีค่าตั้งแต่ 0.1 ถึง 1.0 จากรูปจะพบว่าที่ค่าการหน่วงต่ำสุด ( $\alpha=0.1$ ) การคำนวนพจน์  $G_B$  ในกริดชุดหมายด้วยนั้นการลดลงของค่าเสยตกล้างจะรวดเร็วกว่าการกำหนดให้  $G_B=0$  ในกริดชุดหมาย แต่เมื่อ  $\alpha \geq 0.5$  ผลลัพธ์เป็นไปในทิศทางตรงกันข้าม กล่าวคือการกำหนดให้  $G_B=0$  จะทำให้ค่าเสยตกล้างลดลงเร็วกว่าการใช้พจน์  $G_B$  ในกริดชุดหมาย และจะสังเกตเห็นว่ายิ่งค่า  $\alpha$  มีค่ามากการลดลงของค่าเสยตกล้างก็จะยิ่งรวดเร็วขึ้น เพราะฉะนั้นการกำหนดค่าที่เหมาะสมจึงควรใช้  $\alpha=1.0$  และกำหนดให้  $G_B=0$  ที่กริดชุดหมายสำหรับปัญหาในกรณีนี้ ซึ่งข้อมูลที่ได้นี้จะถูกนำมาไปปรับเปลี่ยนค่ากับปัญหาอื่นอีกด้วย

#### 6.1.4 การเพิ่มประสิทธิภาพในการทำนายผลสำหรับแบบจำลอง Launder-Sharma

## (Enhancement in Prediction of the Launder-Sharma Model)

จากผลการคำนวณในหัวข้อที่ผ่านมาจะพบว่าแบบจำลองความปั่นป่วน Launder-Sharma (1974) นั้นให้ผลการทำนายที่ผิดพลาดไปจากผลการทดลองมากทึ้ง ๆ ที่ทึ้งสามแบบจำลองที่ได้นำเสนอผลการคำนวณไปบนต่างก็มีกระบวนการที่ได้มາซึ่งค่าความเค้นเรย์โนลด์จาก “แบบจำลองความหนืดอีดีแบบเชิงเส้น” (Linear Eddy-Viscosity Model: LEVM) ทั้งสิ้น ในหัวข้อนี้จึงมีวัตถุประสงค์ที่จะปรับปรุงประสิทธิภาพการทำนายผลสำหรับแบบจำลอง Launder-Sharma (1974) ด้วยการจำลองค่าความเค้นเรย์โนลด์โดยรายไห้ออยู่ในรูปความสัมพันธ์ระหว่างค่าความเค้นและความเครียดแบบพิชคณิตฟังก์ชันเส้น ໂຄ้งกำลังสอง (Quadratic Stress-Strain Relationship) หรือ “การจำลองความหนืดอีดีแบบฟังก์ชันเส้น ໂຄ้งกำลังสอง” (Quadratic Eddy-Viscosity Model: QEVM) และการจำลองค่าความเค้นเรย์โนลด์โดยรายไห้ออยู่ในรูปความสัมพันธ์ระหว่างค่าความเค้นและความเครียดแบบพิชคณิตฟังก์ชันเส้น ໂຄ้งกำลังสาม (Cubic Stress-Strain Relationship) หรือ “การจำลองความหนืดอีดีแบบฟังก์ชันเส้น ໂຄ้งกำลังสาม” (Cubic Eddy-Viscosity Model: CEVM) ดังแสดงตามสมการต่อไปนี้

## การจำลองความหนืดอี้ดดีแบบพั่งก์ชันเส้นโค้งกำลังสอง (Quadratic Eddy-Viscosity Model: QEVM)

$$\begin{aligned} \overline{u'_i u'_j} &= -\nu_t \left( \frac{\partial u_j}{\partial x_i} + \frac{\partial u_i}{\partial x_j} \right) + \frac{2}{3} k \delta_{ij} \\ &\quad + \underbrace{C_{\tau_1} \frac{k^3}{\varepsilon^2} \left( \frac{\partial u_i}{\partial x_k} \frac{\partial u_j}{\partial x_k} \right)^* + C_{\tau_2} \frac{k^3}{\varepsilon^2} \left( \frac{\partial u_i}{\partial x_k} \frac{\partial u_k}{\partial x_j} + \frac{\partial u_j}{\partial x_k} \frac{\partial u_k}{\partial x_i} \right)^* + C_{\tau_3} \frac{k^3}{\varepsilon^2} \left( \frac{\partial u_k}{\partial x_i} \frac{\partial u_k}{\partial x_j} \right)^*}_{\text{Quadratic terms}} \quad (6.1) \end{aligned}$$

ช่องพจน์ที่มีเครื่องหมาย ‘\*’ กำกับมีนิยามดังนี้<sup>\*</sup>

$$\left( \frac{\partial u_i}{\partial x_k} \frac{\partial u_j}{\partial x_k} \right)^* = \frac{\partial u_i}{\partial x_k} \frac{\partial u_j}{\partial x_k} - \frac{1}{3} \frac{\partial u_m}{\partial x_n} \frac{\partial u_m}{\partial x_n} \delta_{ij} \quad (6.2)$$

รายละเอียดแต่ละพารามิเตอร์ของการจำลองความหนืดอีดดีด้วยฟังก์ชันเส้น โคลิงกำลังสองนี้สามารถดูได้จาก Shih, Zhu และ Lumley (1993)

**การจำลองความหนืดอีดดีแบบฟังก์ชันเส้น โคลิงกำลังสาม (Cubic Eddy-Viscosity)**

**Model: CEVM:**

$$\begin{aligned} \overline{u'_i u'_j} = & -\nu_t \left( \frac{\partial u_j}{\partial x_i} + \frac{\partial u_i}{\partial x_j} \right) + \frac{2}{3} k \delta_{ij} \\ & + C_{\tau 1} \frac{\nu_t k}{\varepsilon} \left( S_{ik} S_{jk} - \frac{1}{3} S_{kl} S_{kl} \delta_{ij} \right) + C_{\tau 2} \frac{\nu_t k}{\varepsilon} \left( \Omega_{ik} S_{jk} + \Omega_{jk} S_{ik} \right) \\ & + C_{\tau 3} \frac{\nu_t k}{\varepsilon} \left( \Omega_{ik} \Omega_{jk} - \frac{1}{3} \Omega_{kl} \Omega_{kl} \delta_{ij} \right) + C_{\tau 4} \frac{\nu_t k^2}{\varepsilon^2} \left( S_{ki} \Omega_{lj} + S_{kj} \Omega_{li} \right) \\ & + C_{\tau 5} \frac{\nu_t k^2}{\varepsilon^2} \left( \Omega_{il} \Omega_{lm} S_{mj} + S_{il} \Omega_{lm} \Omega_{mj} - \frac{2}{3} S_{lm} \Omega_{mn} \Omega_{nl} \delta_{ij} \right) \\ & + C_{\tau 6} \frac{\nu_t k^2}{\varepsilon^2} S_{ij} S_{kl} S_{kl} + C_{\tau 7} \frac{\nu_t k^2}{\varepsilon^2} S_{ij} \Omega_{kl} \Omega_{kl} \end{aligned} \quad (6.3)$$

รายละเอียดของแต่ละพารามิเตอร์ของการจำลองความหนืดอีดดีด้วยฟังก์ชันเส้น โคลิงกำลังสามนี้ สามารถดูได้จาก Craft, Launder และ Suga (1996)

จากสมการ (6.1) และ (6.3) จะพบว่าส่องพจน์แรกผ่านข่าวของสมการนั้นจะมีนิยามเดียวกันกับกรณีการจำลองความหนืดอีดดีแบบเชิงเส้น ส่วนพจน์ที่เกินมาต้นเป็นพจน์ในส่วนของ การกระจายให้อยู่ในรูปฟังก์ชันเส้น โคลิงกำลังสองและสามสำหรับความสัมพันธ์ระหว่างค่าความเดิน และความเรียบ และเป็นที่ทราบกันดีว่าพจน์ความเดินเรย์โนลด์นี้จะไปปรากฏในสมการค่าเฉลี่ยต่อ เวลาของเรย์โนลด์สำหรับสมการโมเมนตัม เพราะฉะนั้นการเปลี่ยนวิธีการในการกระจายค่าความเดินเรย์โนลด์นั้นย่อมกระทบต่อระบบการแปลงจากสมการอนุพันธ์เป็นสมการพีชคณิต ดังนั้น เพื่อให้มีความสะดวกในการแปลง จะทำการแบ่งค่าความเดินเรย์โนลด์ออกเป็นสองส่วน ได้แก่

ส่วนเชิงเส้นและส่วนไม่เชิงเส้น จากนั้นกรรมวิธีในการแปลงก็จะกระทำ เช่นเดียวกันกับขั้นตอนที่ได้อธิบายไว้แล้วในหัวข้อ 3.3 โดยส่วนเชิงเส้นจะถูกรวบเข้ากับสมประสิทธิ์ค่ากลาง  $a_p$  ตามสมการที่ 3.26 ในขณะที่ส่วนไม่เชิงเส้นจะถูกข้ายไปยังฝั่งขวาของสมการ 3.26 เพื่อร่วมกับพจน์ก่อกำเนิด (Source Term)  $S^{\phi}$  ซึ่งจะถูกคำนวณแบบชัดแจ้ง (Explicit) ในระหว่างกระบวนการ การคำนวณ การแบ่งการกระจายค่าความเค้นเรย์โนลด์ออกเป็นสองส่วนนี้ ก็จะทำให้ง่ายต่อการแปลงระบบสมการแล้ว ยังทำให้สัมประสิทธิ์ค่ากลางมีความโดยเด่นชัดช่วยรักษาเสถียรภาพของการคำนวณได้อีกด้วย

รูปที่ 6.15 และ 6.16 แสดงการเปรียบเทียบค่าที่ได้จากผลการคำนวณกับค่าที่ได้จากการทดลองทางรับความเร็วและอุณหภูมิตามลำดับ ในส่วนของแบบจำลองความปั่นป่วน  $k-e$  ของ Launder และ Sharma (1974) นั้น เมื่อประยุกต์ใช้แบบจำลองความหนึ่นเดียวคือแบบไม่เชิงเส้นแล้วพบว่าสามารถเพิ่มความถูกต้องของผลเฉลยได้ดีพอสมควรสำหรับการทำนายค่าความเร็วโดยเฉลพะ เมื่อใช้แบบจำลองความหนึ่นเดียวคือแบบฟังก์ชันเส้น โค้งกำลังสาม แต่สำหรับการทำนายการกระจายตัวของอุณหภูมิแล้วผลการคำนวณไม่ได้มีความถูกต้องมากนัก ทั้งๆ ที่ได้นักเหตุผลก็ เพราะว่าไม่มีการปรับปรุงหรือเปลี่ยนแปลงอันใดกับสมการอนุรักษ์พลังงานเลข สำหรับการทำนายค่าพลังงานจลน์ความปั่นป่วนตามรูปที่ 6.17 และค่าความเค้นเฉือนของเรย์โนลด์ตามรูปที่ 6.18 แล้วจะพบว่าในกรณีการใช้แบบจำลองความหนึ่นเดียวคือแบบไม่เชิงเส้นนั้นสามารถปรับปรุงค่าของผลการคำนวณได้ดีพอสมควรโดยเฉลพะ การใช้แบบจำลองความหนึ่นเดียวคือแบบฟังก์ชันเส้น โค้งกำลังสามนั้นสามารถที่จะตรวจจับค่าสูงสุดทึ่งค่าพลังงานจลน์ความปั่นป่วนและค่าความเค้นเฉือนของเรย์โนลด์ได้ใกล้เคียงกับแบบจำลองความปั่นป่วน SST- $k-\omega$  ของ Menter (1994) และเมื่อพิจารณาความสามารถในการทำนายค่าการถ่ายเทความร้อนที่ผนังตามรูปที่ 6.19 แล้วจะพบว่าการใช้แบบจำลองความหนึ่นเดียวคือแบบไม่เชิงเส้นนั้นสามารถที่จะทำนายผลได้ใกล้เคียงผลการทดลองมากยิ่งขึ้นกว่าการใช้แบบจำลองเอ็ดดีแบบเชิงเส้นยกเว้นบริเวณที่กระแสการไหลมุ่งสู่มุมบนของผนังด้านซ้าย ( $0.5 < s/H < 1.0$ ) และมุมล่างของผนังด้านขวา ( $2.5 < s/H < 3.0$ ) ซึ่งบริเวณดังกล่าวจะมีการเปลี่ยนแปลงของอุณหภูมิด้วยความชันสูง

## 6.2 การไหลในพื้นที่ปิดรูปสี่เหลี่ยมจตุรัส มีสิ่งกีดขวางติดตั้งอยู่ภายใน (Flow in a Square Enclosure with Installed Partitions)

จากผลลัพธ์ในหัวข้อที่ผ่านมา นั้นทำให้ทราบถึงแบบจำลองความปั่นป่วนที่เหมาะสมสำหรับปัญหาด้านการถ่ายเทความร้อนด้วยการพาแบบอิสระ รวมทั้งได้ทราบถึงความเหมาะสมในการกำหนดค่าพารามิเตอร์บางตัวที่เกี่ยวข้องกับขั้นตอนการคำนวณ สำหรับการคำนวณในส่วนนี้จะ

เป็นการคำนวณในโอดเมนสี่เหลี่ยมจัตุรัส เช่นเดียวกันกับหัวข้อที่ผ่านมาแต่จะมีการติดตั้งสิ่งกีดขวางจำนวน 5 ชิ้นภายในโอดเมนตามรูปที่ 6.20 ซึ่งเป็นการติดตั้งอุปกรณ์สำหรับทำการทดลองโดย Ampofo (2005) โดยสิ่งกีดขวางที่ถูกติดตั้งเข้าไปนี้จะทำหน้าที่คล้ายคลีบโลหะ (Fin) ที่ติดตั้งตามอุปกรณ์ไฟฟ้าและอิเล็กทรอนิกส์เพื่อเพิ่มอัตราการถ่ายเทความร้อนออกจากฐานติดตั้ง ช่วยลดอุณหภูมิภายในอุปกรณ์ดังกล่าว แม้ว่าลักษณะการติดตั้งหรือโอดเมนสำหรับทำการทดลองจะเป็นสามมิติก็ตามแต่ Ampofo ก็ทำการวัดและเก็บข้อมูลแบบสองมิติโดยวัดที่ระนาบตรงกลางในแนวแกนลึก (แกน Z) เท่านั้น เนื่องจากว่าด้วยอัตราส่วนระหว่างความลึกต่อความกว้าง (สูง) ของโอดเมนนี้มากพอที่จะสมมุติได้ว่าระนาบตรงกลางในแนวแกนลึกนี้มีพุทธิกรรมเป็นแบบสองมิติ

เนื่องจากโอดเมนในการนี้ไม่เรียบง่ายเหมือนกับโอดเมนในหัวข้อที่แล้วซึ่งเป็นอุปสรรคต่อการสร้างกริดแบบมีโครงสร้างเพียงชุดเดียวให้ครอบคลุมเฉพาะบริเวณที่ทำการพิจารณา เพราะฉะนั้นการคำนวณในส่วนนี้จะนำเทคนิคแมตต์ลีกมาใช้สำหรับแบ่งโอดเมนที่ซับซ้อนออกเป็นโอดเมนสี่เหลี่ยมย่อยหลายโอดเมน จากนั้นการสร้างกริดแบบมีโครงสร้างก็สามารถกระทำได้โดยง่ายในแต่ละโอดเมนย่อย โดยขั้นตอนการคำนวณหลักที่เป็นเวลาส่วนใหญ่ที่ใช้ไปในแต่ละโอดเมนย่อยนี้สามารถคำนวณได้อย่างเป็นอิสระจากกันมีเพียงค่าที่บ่งบอกรอยต่อระหว่างโอดเมนเท่านั้นที่จะต้องมีปฏิสัมพันธ์กันระหว่างโอดเมนย่อยที่ติดกัน ดังนั้นการคำนวณหลักในแต่ละโอดเมนย่อยจะถูกคำนวณไปพร้อมกันด้วยกรรมวิธีการคำนวณแบบบนน้ำ รายละเอียดในการคำนวณ ผลการคำนวณ และการทดสอบสมรรถนะของโปรแกรมจะได้ออกปรายตามหัวข้อดังต่อไปนี้

### 6.2.1 รูปทรงของปัญหาและรายละเอียดการคำนวณ

การติดตั้งสำหรับทำการทดลองตามรูปที่ 6.20 นี้ได้ถูกแสดงเป็นแผนภาพอย่างง่ายตามรูปที่ 6.21 ประกอบไปด้วยการแบ่งเป็นโอดเมนย่อย หมายเลขอากาศแต่ละโอดเมนย่อย และเส้นที่ที่ขอบเขตของโอดเมนหลักซึ่งโอดเมนหลักจะมีขนาดเท่ากับ  $0.75 \times 0.75$  เมตร ส่วนตำแหน่งของสิ่งกีดขวางนี้จะถูกจัดเรียงในลักษณะสมมาตรตามแนวแกนตั้งและการกำหนดเงื่อนไขที่ขอบเขตของสิ่งกีดขวางนี้แสดงดังรูปที่ 6.22 ซึ่งอัตราส่วนของความยาวต่อความหนาของสิ่งกีดขวางมีค่ามากจึงสามารถสมมติได้ว่าค่าอุณหภูมิที่ปลายของสิ่งกีดขวางนี้มีค่าเท่ากับอุณหภูมิของของใหม่ที่สัมผัสนี้ที่ปลายสิ่งกีดขวาง ส่วนที่ขอบด้านบนและขอบด้านล่างจะกำหนดให้มีการกระจายตัวแบบเชิงเส้นระหว่างค่าอุณหภูมิที่ผนังด้านร้อนและค่าอุณหภูมิที่ปลายของสิ่งกีดขวางซึ่งก็คือการสมมุติให้สิ่งกีดขวางเป็นวัสดุที่มีสภาพการนำความร้อนสมบูรณ์แบบ รูปที่ 6.23 แสดงการสร้างกริดในแต่ละโอดเมนย่อยโดยโอดเมนข้อยหมายเลข 1-6 ใช้จำนวนกริดเท่ากับ  $64 \times 64$  จุด ในขณะที่โอดเมนย่อย

หมายเลขอ 7-12 ใช้กริดเท่ากับ 120x80 จุด ซึ่งกริดจะถูกทำให้หนาแน่นบริเวณรอยต่อระหว่างโอดเมน และบริเวณซิดกับผนังเพื่อลดค่าความผิดตัดปลาย (Truncation Error) ที่บริเวณดังกล่าว

จากการคำนวณในห้องที่ผ่านมาได้แสดงให้เห็นแล้วว่าแบบจำลองความปั่นป่วน SST-k- $\omega$  ของ Menter (1994) นั้นเหมาะสมที่สุดสำหรับการคำนวณปัญหาทางด้านการถ่ายเทความร้อน โดยแม้ว่าแบบจำลองความปั่นป่วน k- $\epsilon$  ของ Launder และ Sharma (1974) จะมีการประยุกต์ใช้การจำลองความหนืดอีกดีแบบไม่เช่นเดียวก็ตาม แต่ก็ไม่สามารถปรับปรุงหรือเพิ่มความแม่นยำในการทำนายผลได้เลข เพราะฉะนั้นแบบจำลองความปั่นป่วนที่ถูกใช้ในการคำนวณสำหรับปัญหาในห้องนี้ก็จะเป็นแบบจำลอง SST-k- $\omega$  ของ Menter (1994) และค่าการหน่วงปริมาณความปั่นป่วน  $\alpha$  จะใช้เท่ากับ 1 และจะกำหนดให้  $G_B=0$  ที่กริดหยาบทุกระดับ และสำหรับการคำนวณแบบบานนั้นจะใช้หน่วยประมาณผลจำนวน 12 หน่วยนั้นคือแต่ละหน่วยประมาณผลจะทำการคำนวณเพียงแค่โอด-เมนย่อยอันเดียวเท่านั้น แต่สำหรับการทดสอบสมรรถนะของการคำนวณแบบบานนั้นจะทำการเปลี่ยนแปลงจำนวนหน่วยประมาณผลที่ใช้ ซึ่งเมื่อมีจำนวนหน่วยประมาณผลน้อยกว่าจำนวนโอดเมนย่อยก็หมายความว่าจะมีอย่างน้อยหนึ่งหน่วยประมาณผลที่ทำการคำนวณโอดเมนย่อยมากกว่าหนึ่งโอด-เมน

### 6.2.2 ผลการคำนวณ

รูปที่ 6.24 แสดงเส้นระดับของความเร็วลพธ์ โดยจะพบว่าเส้นจะลากผ่านเส้นรอยต่อระหว่างโอดเมนย่อยอย่างต่อเนื่อง ไม่มีการกระโอดของเส้นซึ่งชี้ให้เห็นถึงประสิทธิภาพของเทคนิคแม่ติบล็อกที่นำมาใช้ รูปที่ 6.25 แสดงลูกศรความเร็วที่บริเวณตรงปลายของสิ่งกีดขวาง รูปที่ 6.26 แสดงความเร็วตามแนวแกนนอนที่ตำแหน่งตรงกลางระหว่างสิ่งกีดขวางที่ติดกันแต่ละคู่ซึ่งจะเป็นการเปรียบเทียบกันระหว่างผลการคำนวณกับข้อมูลการทดลอง ผลการคำนวณที่ได้อยู่ในระดับที่น่าพอใจก็ตามที่มีแนวโน้มเป็นไปตามผลการทดลอง รูปที่ 6.27 แสดงเส้นระดับของอุณหภูมิแนวโน้มของเส้นจะเป็นไปในลักษณะเหมือนกับว่าตำแหน่งของผนังด้านซ้ายนั้นจะอยู่ตรงปลายสิ่งกีดขวาง (พิจารณารูปที่ 6.10 ประกอบ) รูปที่ 6.28 แสดงค่าการถ่ายเทความร้อนตามแนวผนังด้านร้อน (ซ้าย) และผนังด้านเย็น (ขวา) ที่ผนังด้านร้อนซึ่งก็คือบริเวณที่ติดตั้งคริบโลหะนั้น ผลการคำนวณค่าการถ่ายเทความร้อนนี้ให้ผลเป็นที่น่าพอใจโดยมีแนวเดียวกันกับผลการทดลอง แต่ในขณะที่ผนังด้านขวาค่าการถ่ายเทความร้อนกลับมีพุ่ติกรรมเหมือนกับกรณีของโพรงจัตุรัสว่างเปล่าที่ได้อกีประไปในห้องที่ผ่านมา ซึ่งบ่งบอกว่าคริบโลหะไม่ได้มีการคุกหรือถ่ายเทความร้อนออกจากผนังด้านที่ติดตั้งอยู่เลย ส่งผลให้การทำนายค่าการกระจากตัวของอุณหภูมิในแนวแกน x ที่ระดับกึ่งกลางของสิ่งกีดขวางแต่ละคู่ตามรูปที่ 6.29 นั้นต่ำกว่าผลการทดลองมาก ซึ่งข้อบกพร่องดังกล่าว

อาจเกิดเนื่องมาจากการใช้การประมาณค่าฟลักซ์ความร้อนแบบปั่นป่วน (Turbulent Heat Flux) ที่ไม่เหมาะสมทำให้ไม่มีพจน์ก่อตัวในสมการอุณหภูมิเลยและยังไปกว่านั้นของไอลที่อยู่ระหว่างปลายครีบกับผนังด้านขวาส่วนใหญ่มีความเร็วเป็นศูนย์ดังนั้นจึงไม่มีกีฬาที่จะช่วยกระตับค่าอุณหภูมิในบริเวณนี้ให้สูงขึ้นได้ และอีกประการก็คือการกำหนดเงื่อนไขที่ปลายครีบไม่เหมาะสมซึ่งอาจจะต้องทำการคำนวณแบบคอนจูเกต (Conjugate Heat Transfer) และกำหนดให้เงื่อนไขที่ปลายครีบเป็นเงื่อนไขที่มีการนำความร้อนเท่ากับการพาความร้อนที่ปลายครีบจึงจะทำให้อุณหภูมิที่ผนังด้านร้อนนั้นกระจายมายังปลายครีบได้ดี

### 6.2.3 สมรรถนะของการคำนวณ

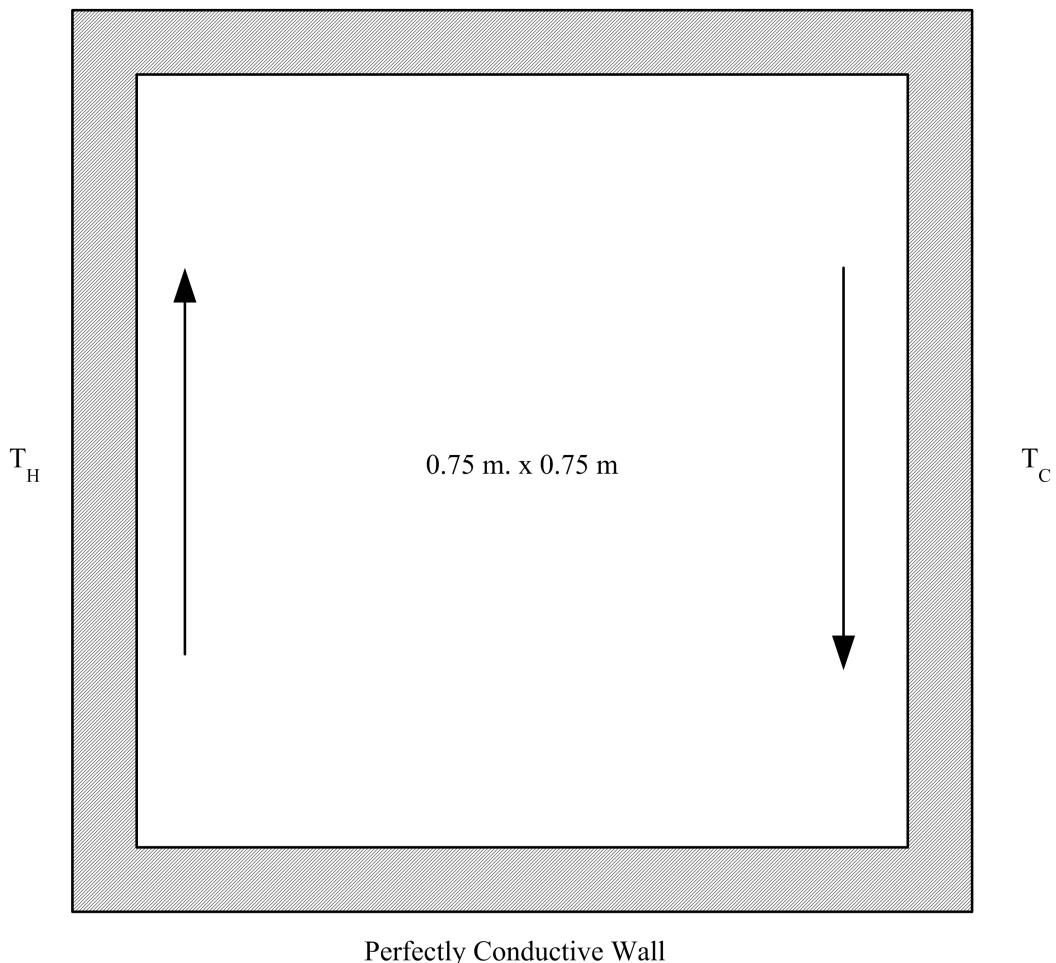
รูปที่ 6.30 แสดงการลดลงของเศษตกค้างเทียบต่อรอบการคำนวณของกริดละเอียดโดยเป็นการทดสอบประสิทธิภาพของระเบียบวิธีมัลติกริด ซึ่งจะพบว่าสามารถลดจำนวนรอบในการคำนวณได้มากกว่าสองเท่า รูปที่ 6.31 แสดงการทดสอบสมรรถนะของการคำนวณแบบบนแนวโน้มการเปลี่ยนแปลงจำนวนของโนนค่านวณ ซึ่งเวลาที่ใช้ในการหาค่าการได้เปรียบเชิงเวลาหนึ่งจะอ้างอิงกับเวลาของการคำนวณด้วยกริดเพียงชุดเดียว โดยการคำนวณแบบตามลำดับ ดังนั้นค่าการได้เปรียบเชิงเวลาที่ได้จึงมากกว่าค่าการได้เปรียบเชิงเวลาแบบเชิงเส้นซึ่งถือว่าสูงกว่าการได้เปรียบเชิง เวลาแบบเชิงเส้น (Linear Speed-Up) หรือค่าการได้เปรียบเชิงเวลาสมบูรณ์แบบ (Ideal Speed-Up)

## 6.3 สรุป

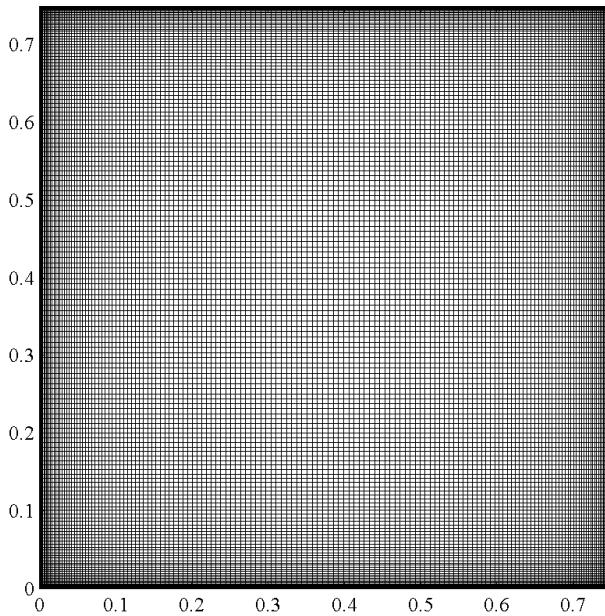
บทนี้เป็นการคำนวณปัญหาที่เกี่ยวข้องกับการถ่ายเทความร้อน จากผลการคำนวณได้แสดงให้เห็นว่าแบบจำลองความปั่นป่วน  $k-\epsilon$  ของ Launder และ Sharma (1974) นั้นล้มเหลวต่อการทำนายปัญหาการไอลชนิดนี้แม้ว่าจะประยุกต์ใช้การจำลองค่าความหนืดอีกดีแล้วก็ตามผลการคำนวณที่ได้รับการปรับปรุงให้ถูกต้องมากขึ้นกลับเป็นความเร็วและปริมาณความปั่นป่วนซึ่งไม่มีความสำคัญต่อการออกแบบทางวิศวกรรมมากเท่าไนนัก ในขณะที่การทำนายผลของอุณหภูมิกลับไม่ดีขึ้น เพราะฉะนั้นแบบจำลองความปั่นป่วน SST- $k-\omega$  ของ Menter (1994) จึงเป็นตัวเลือกที่ดีกว่าสำหรับนำมาใช้ทำนายพฤติกรรมการไอลที่มีการถ่ายเทความร้อนเข้ามาเกี่ยวข้อง แต่อย่างไรก็ตามสำหรับปัญหาการไอลที่เกี่ยวข้องกับการถ่ายเทความร้อนในโอดเมนที่มีความซับซ้อนหรือมีการติดตั้งสิ่งกีดขวางเพื่อประโยชน์ใช้งานบางประการ การใช้แบบจำลอง SST- $k-\omega$  เพียงอย่างเดียวอาจจะให้ผลการทำนายที่ไม่ดีพอสำหรับการทำนายการถ่ายเทความร้อนโดยเฉพาะการถ่ายเทความร้อนแบบการพาโดยธรรมชาติซึ่งการไอลส่วนใหญ่จะมีความเร็วที่ค่อนข้างต่ำ ซึ่งอาจจะต้องใช้แบบจำลองขั้นสูงสำหรับพจน์ฟลักซ์ความร้อนแบบปั่นป่วน (Turbulent Heat Flux) เพื่อให้มีตัวขับ

เคลื่อนในสม-การอุณหภูมิหรืออาจจะต้องมี “การคำนวณการถ่ายเทความแปรร่วม” (Conjugate Heat Transfer Calculation) เพื่อให้การถ่ายเทความร้อนจากผนังหรือวัตถุส่งผ่านมาข้างสิ่งกีดขวางนั้นทำได้ดียิ่งขึ้น

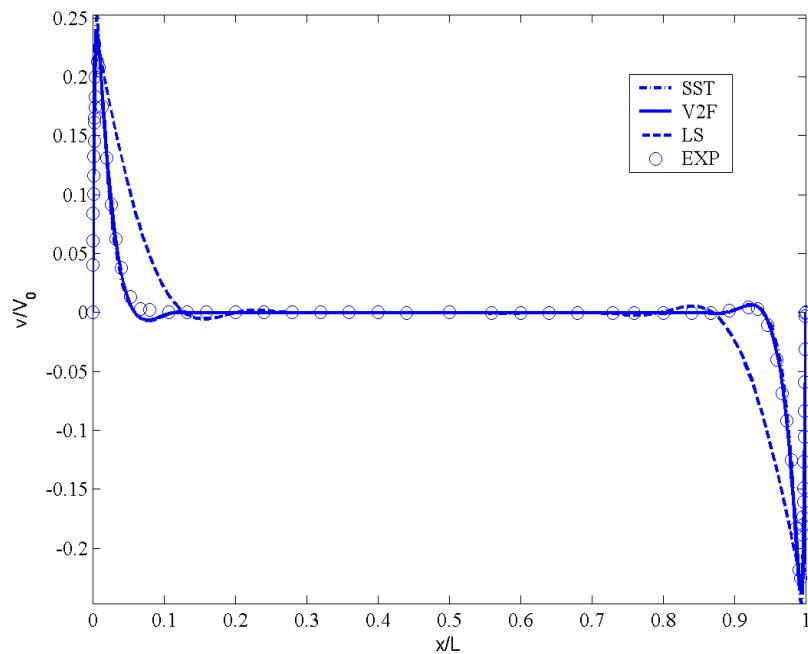
Perfectly Conductive Wall



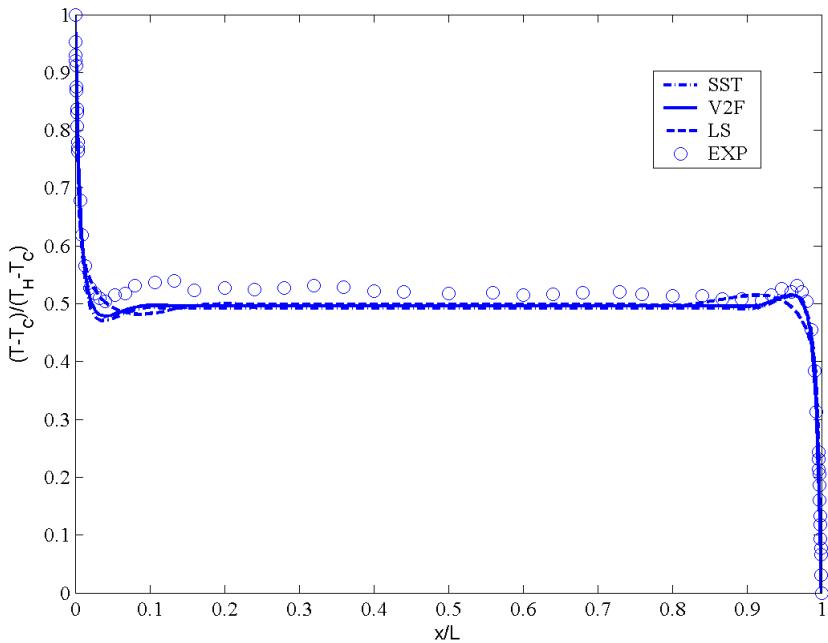
รูปที่ 6.1 แผนภาพแสดงรูปทรงของปัญหาพร้อมทั้งเงื่อนไขขอบเขต โดยที่  $T_H=50^\circ\text{C}$  และ  $T_C=10^\circ\text{C}$  ในขณะที่ผนังด้านบนและด้านล่างได้จากการประมาณค่าเชิงเส้นในช่วงระหว่าง  $T_H$  และ  $T_C$



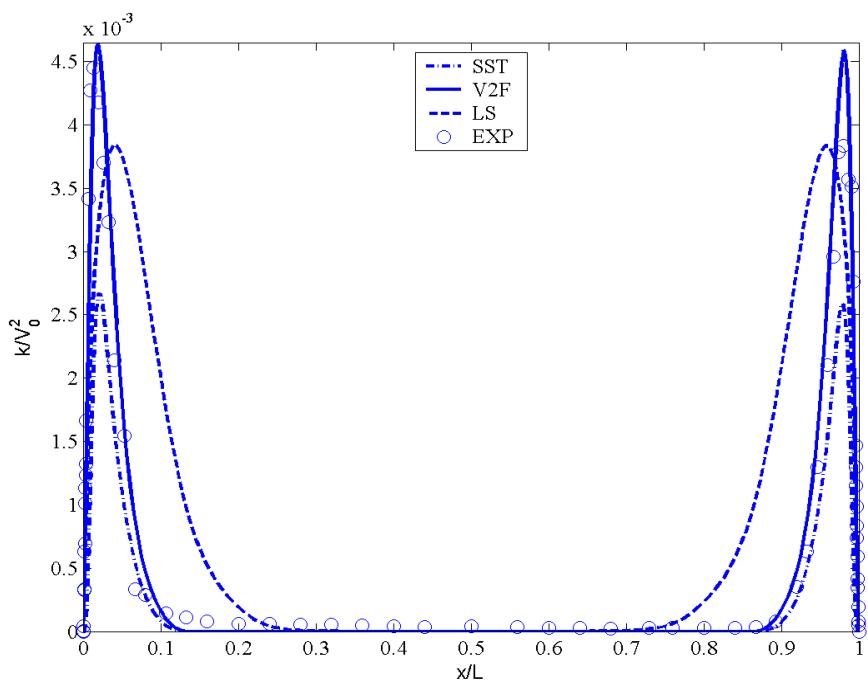
รูปที่ 6.2 แสดงกริดที่ใช้ในการคำนวณ จำนวนกริดเท่ากับ  $161 \times 161$  และกำหนดให้มี การกระจายตัวด้วยฟังก์ชันโพลิโนเมียลกำลังสาม



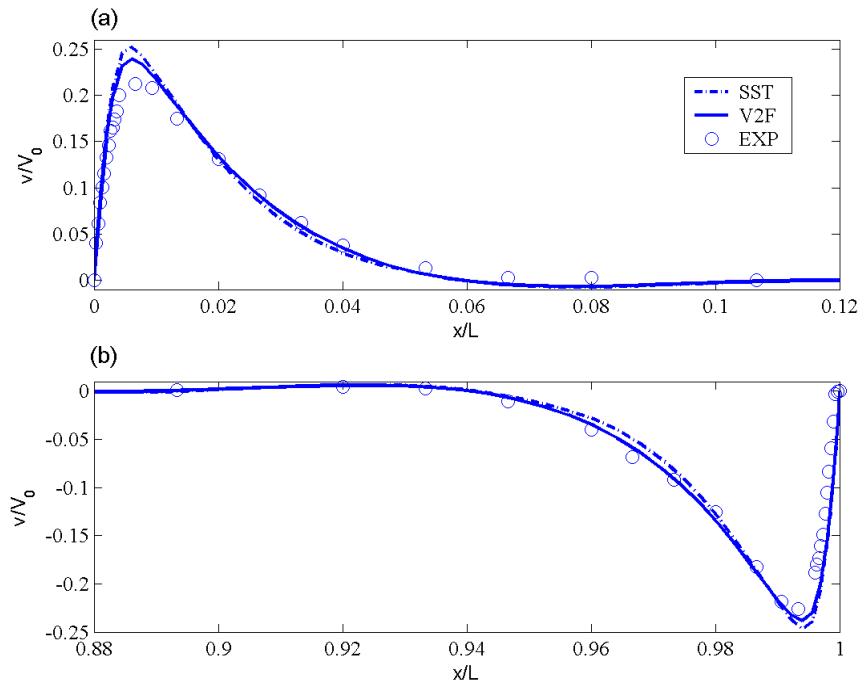
รูปที่ 6.3 แสดงการเปรียบเทียบความเร็วในแนวแกนนอนที่ระดับกึ่งกลางของความสูง



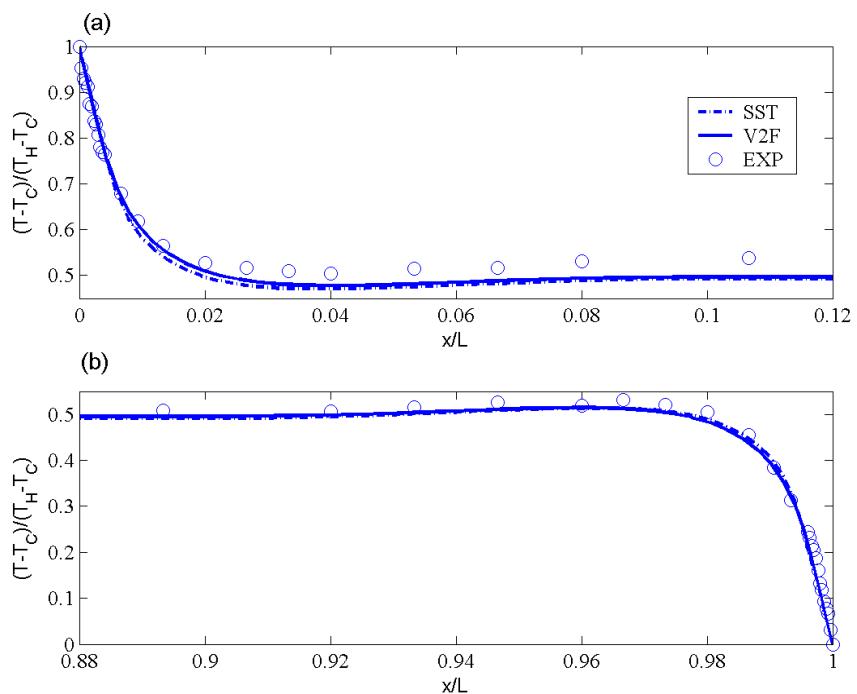
รูปที่ 6.4 แสดงการเปรียบเทียบอุณหภูมิในแนวแกนนอนที่ระดับกึ่งกลางของความสูง



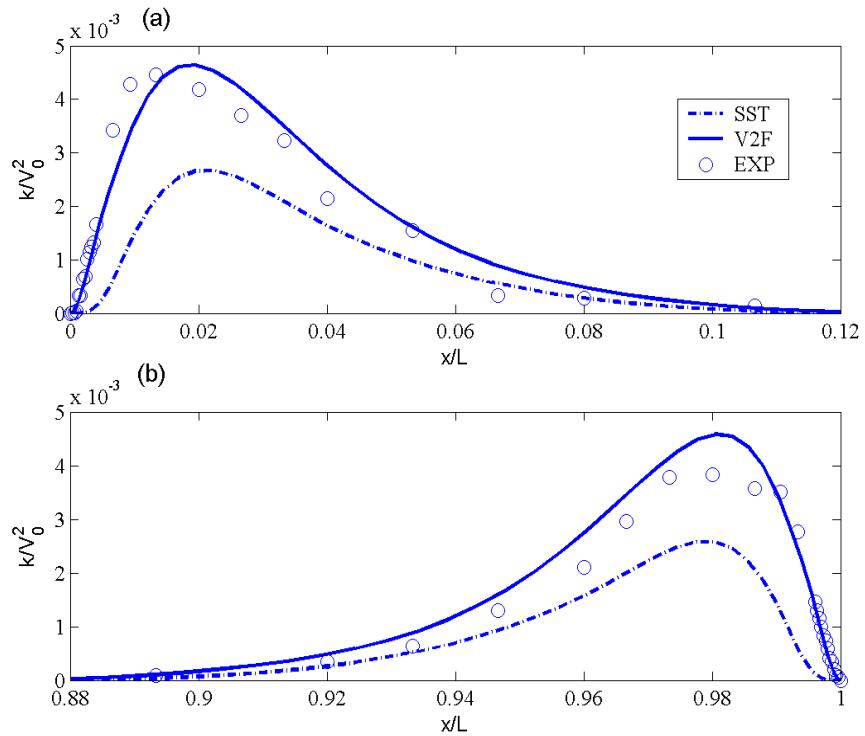
รูปที่ 6.5 แสดงการเปรียบเทียบผลลัพธ์งานจลน์ความปั่นป่วนในแนวแกนนอนที่ระดับกึ่งกลางของความสูง



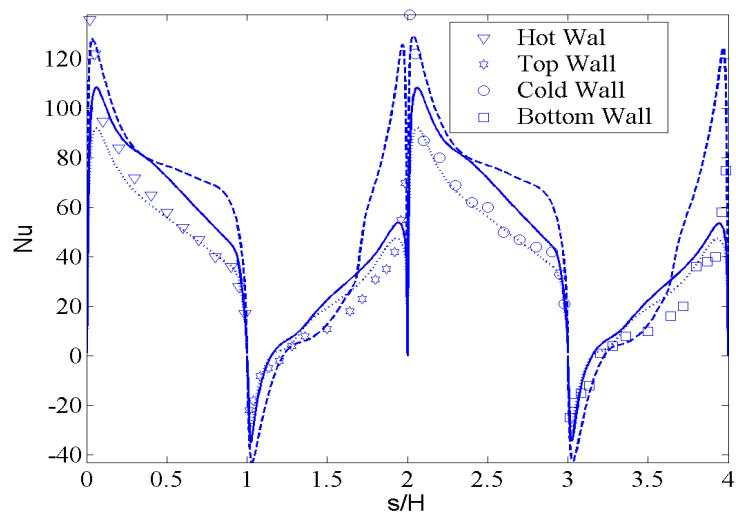
รูปที่ 6.6 แสดงการกระจายตัวของความเร็วบริเวณไกลส์พนัง (a) ด้านซ้าย (b) ด้านขวา



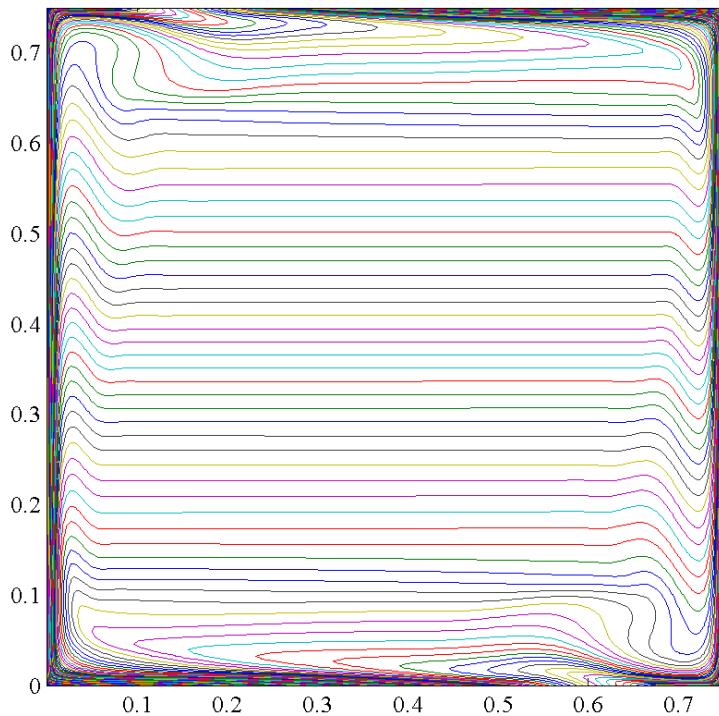
รูปที่ 6.7 แสดงการกระจายตัวของอุณหภูมิบริเวณไกลส์พนัง (a) ด้านซ้าย (b) ด้านขวา



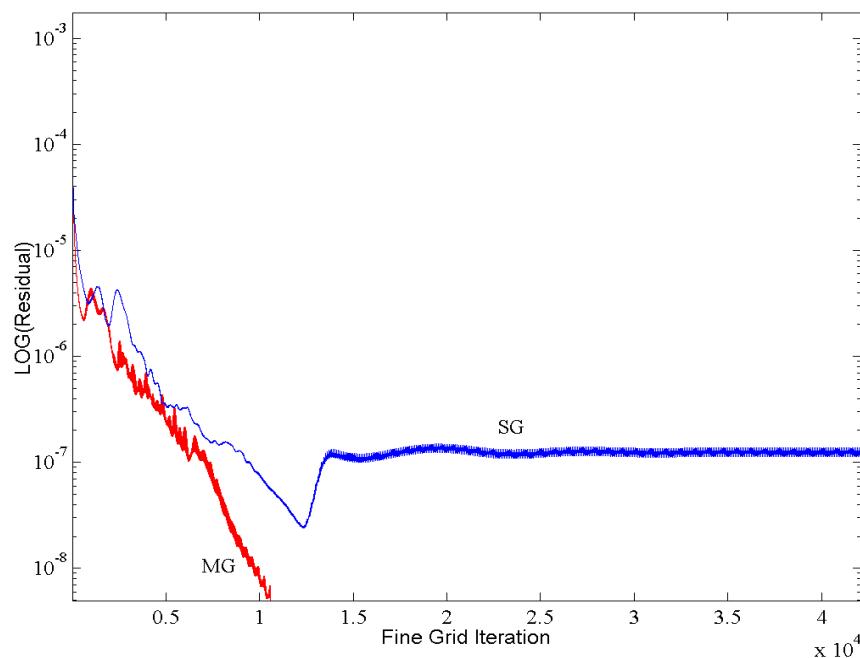
รูปที่ 6.8 แสดงการกระจายตัวของพลังงานจนความปั่นปวนบริเวณใกล้ผนัง (a) ด้านซ้าย และ (b) ด้านขวา



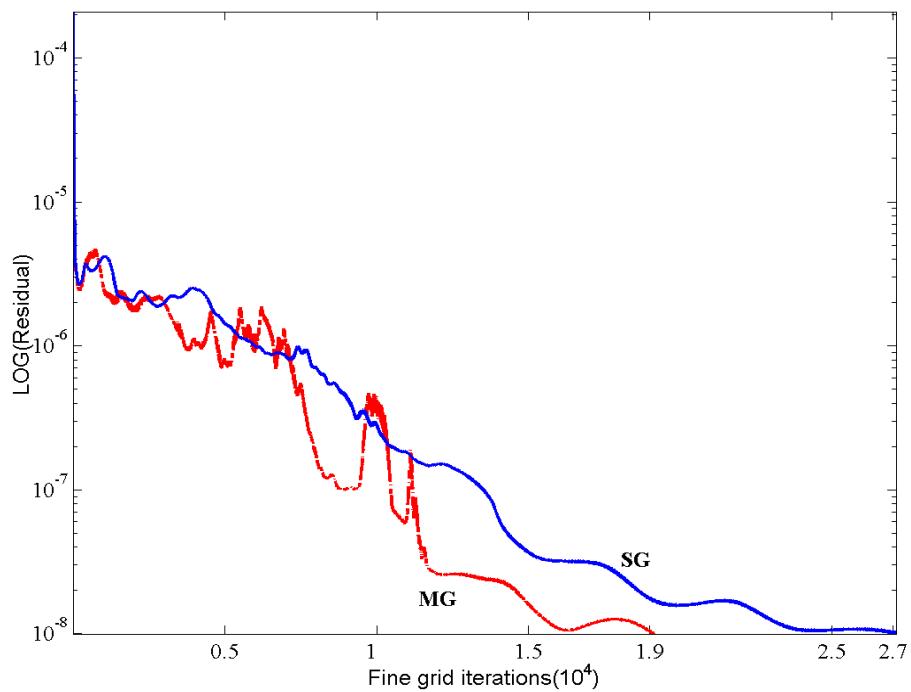
รูปที่ 6.9 แสดงค่าการถ่ายเทความร้อนที่ผนังในรูปของ  $Nu$  เมื่อ  $s/H$  คือระยะทางที่ลากไปตามผนังในทิศทางตามเข็มนาฬิกา เมื่อเส้น — แทนผลการทำนายของ LS, — แทนผลการทำนายของ V2F, ··· แทนผลการทำนายของ SST และสัญลักษณ์ใช้แทนค่าที่ได้จากการทดลอง



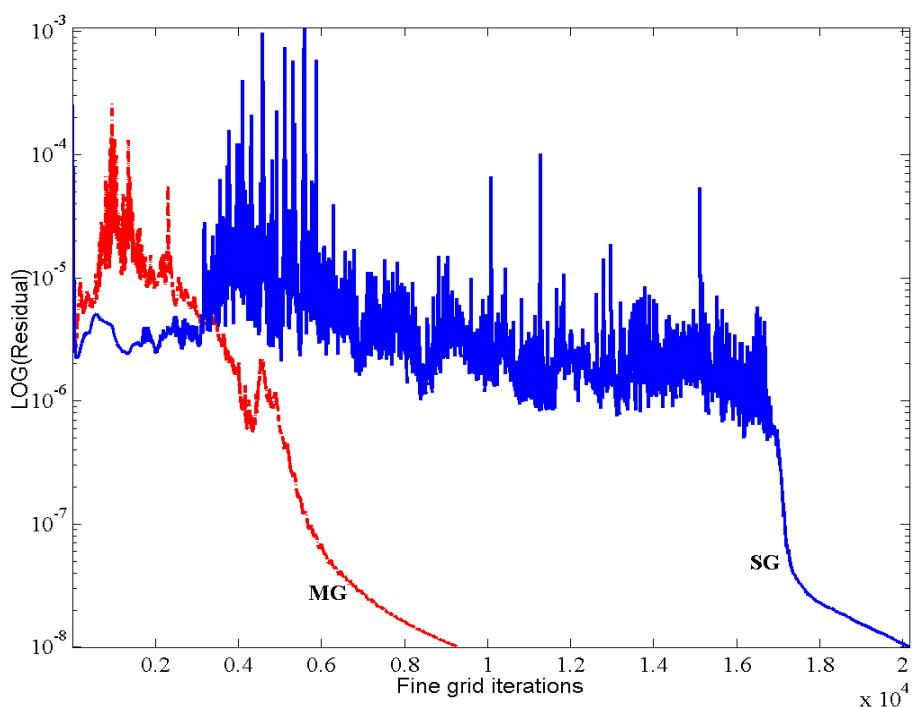
รูปที่ 6.10 แสดงเส้นระดับของอุณหภูมิ



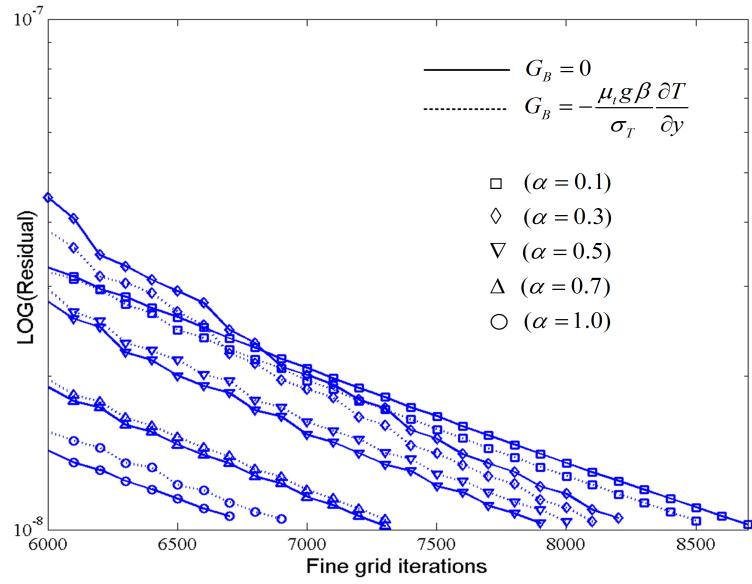
รูปที่ 6.11 แสดงการลดลงของค่าเศษตอกด้วยเมื่อใช้แบบจำลองของ Launder และ Sharma (1974)



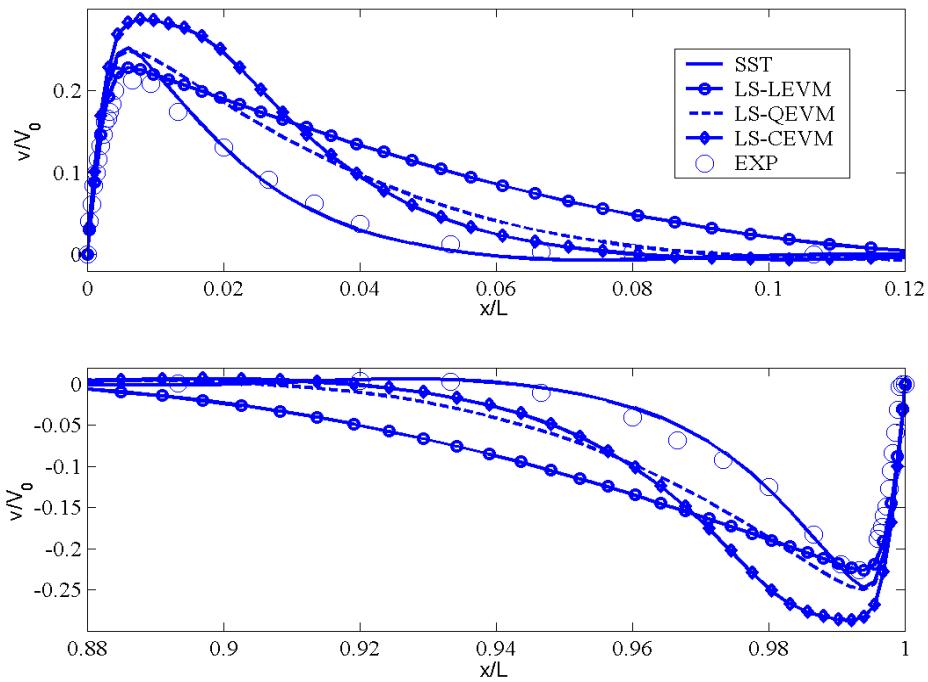
รูปที่ 6.12 แสดงการลดลงของค่าเศษตอกค้างเมื่อใช้แบบจำลองของ Durbin (1995)



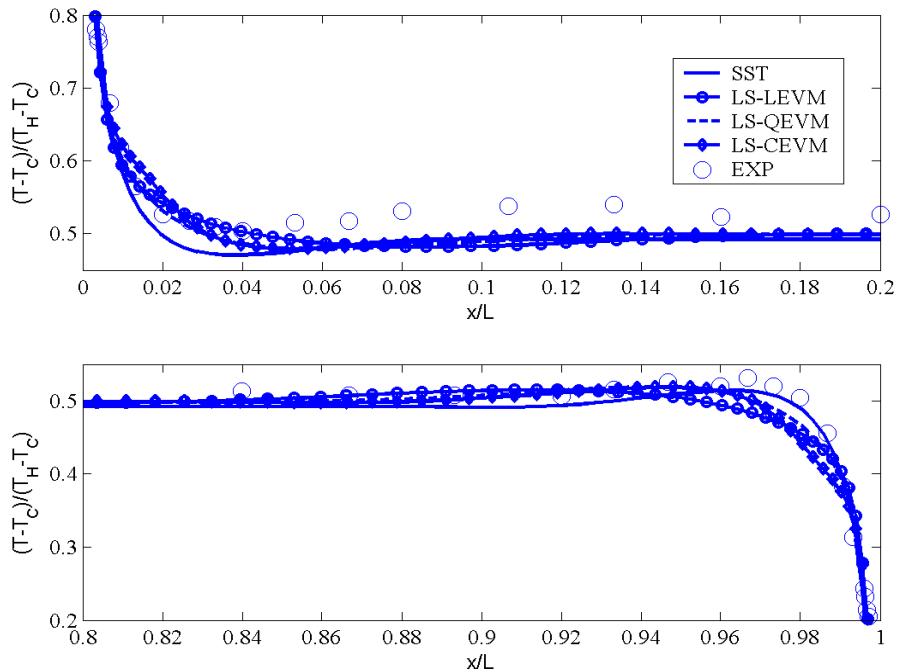
รูปที่ 6.13 แสดงการลดลงของค่าเศษตอกค้างเมื่อใช้แบบจำลองของ Menter (1994)



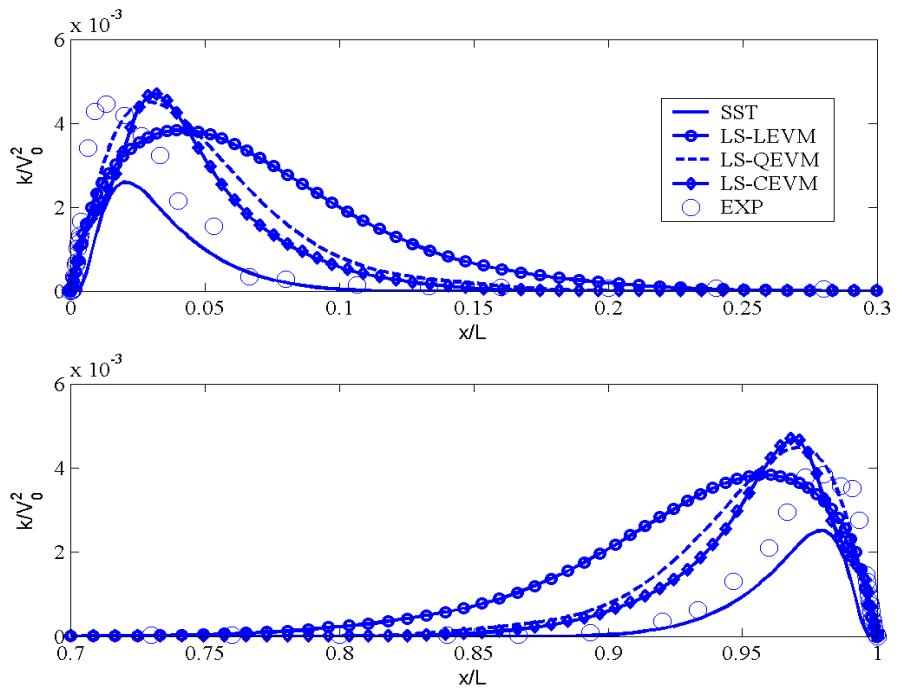
รูปที่ 6.14 แสดงการลดลงของค่าเศษตอกด้วยการเปลี่ยนแปลงค่าองค์ประกอบในการหน่วงของ การปรับแก้ปริมาณความปั่นป่วนและแสดงผลกระทบของพจน์การสร้างแบบปั่นป่วน ของแรงดึงดูดตัวที่มีต่อกริดหมาย



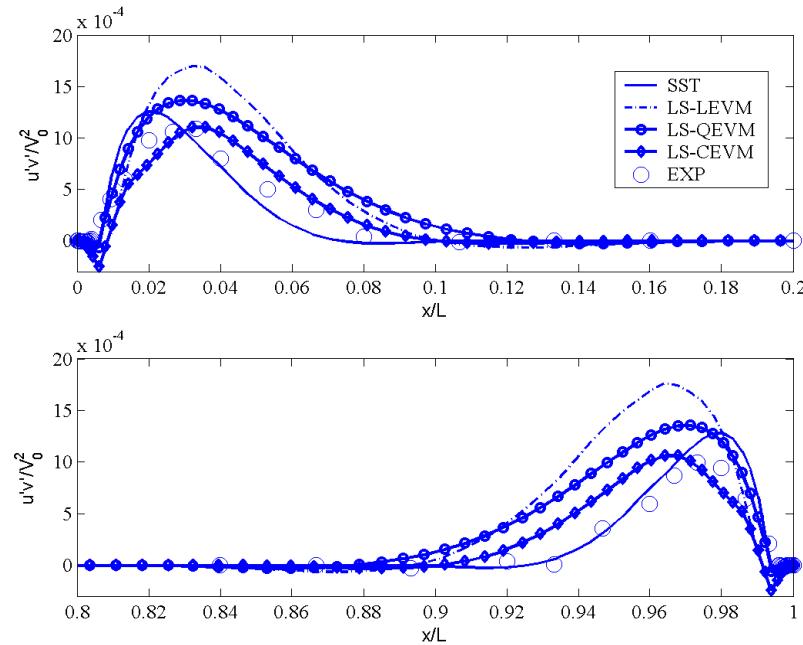
รูปที่ 6.15 แสดงการทำนายความเร็วของแต่ละแบบจำลองเปรียบเทียบกับค่าที่ได้จากการทดลอง



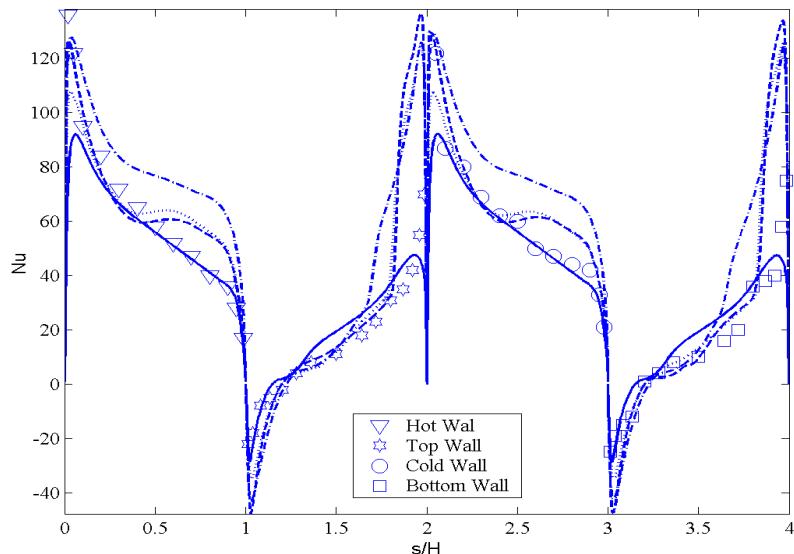
รูปที่ 6.16 แสดงการนำนายอุณหภูมิของแต่ละแบบจำลองเปรียบเทียบกับค่าที่ได้จากการทดลอง



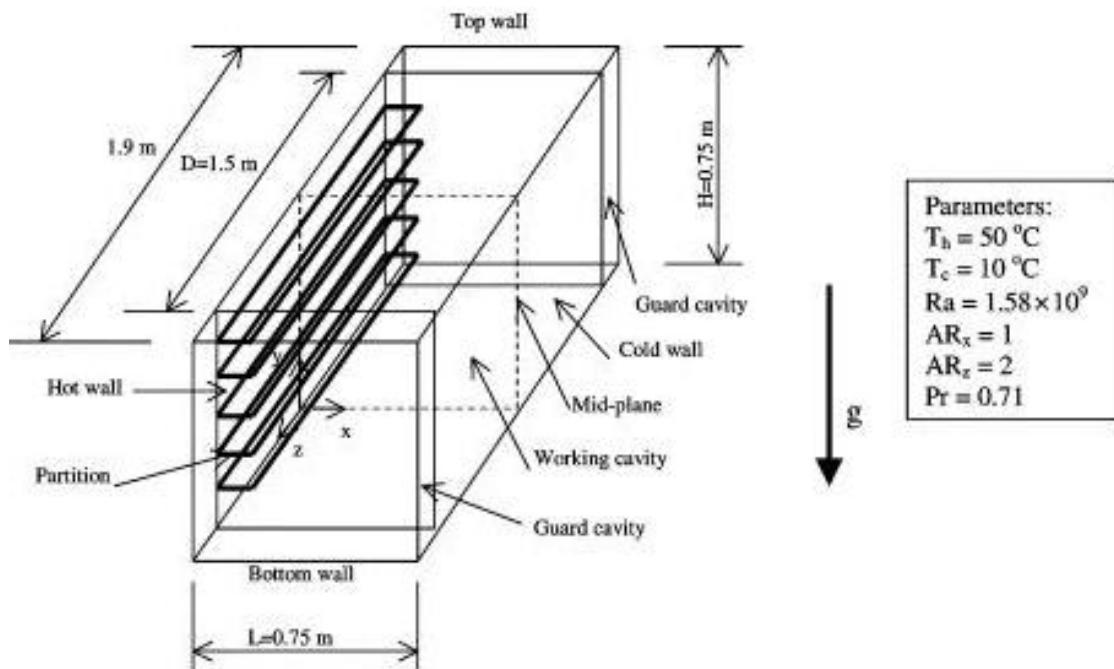
รูปที่ 6.17 แสดงการนำนายค่าพลังงานจนความปั่นป่วนของแต่ละแบบจำลองเปรียบเทียบกับค่าที่ได้จากการทดลอง



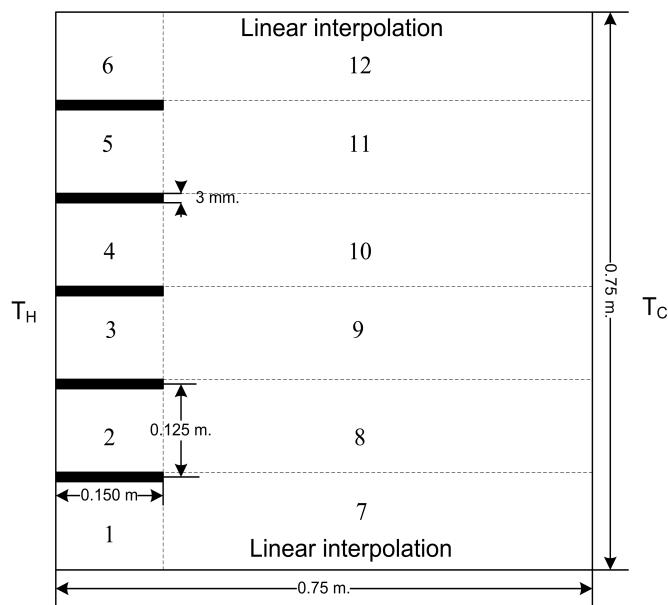
รูปที่ 6.18 แสดงการคำนวณค่าความเกินเรย์โนล์ดส์ในแนวเฉือนของแต่ละแบบจำลองเปรียบเทียบกับค่าที่ได้จากการทดลอง



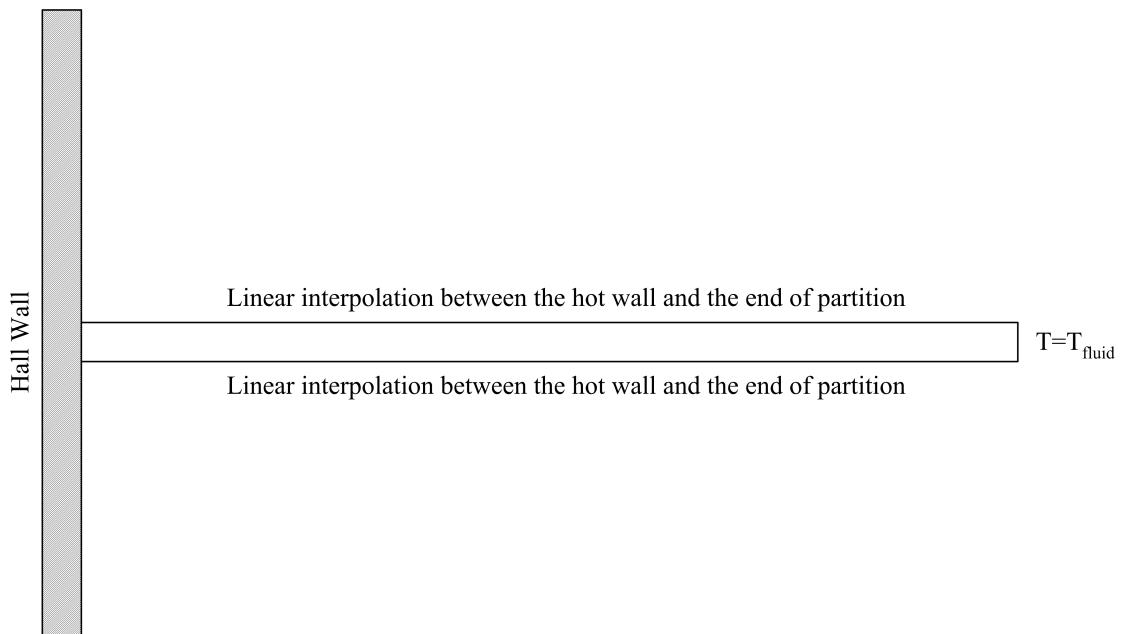
รูปที่ 6.19 แสดงค่าการถ่ายเทความร้อนที่ผนังเมื่อ  $s/H$  คือระยะทางตามแนวผนังในทิศทางตามเข็มนาฬิกาเริ่มจากมุมล่างซ้าย ซึ่งแต่ละเส้นใช้แทนแต่ละแบบจำลองดังนี้: — เป็นผลการทำนายของ SST, — เป็นผลการทำนายของ CEVM, .. เป็นผลการทำนายของ QEVM, -.- เป็นผลการทำนายของ LEVM และสัญลักษณ์ต่อไปนี้เป็นผลจากการทดลอง



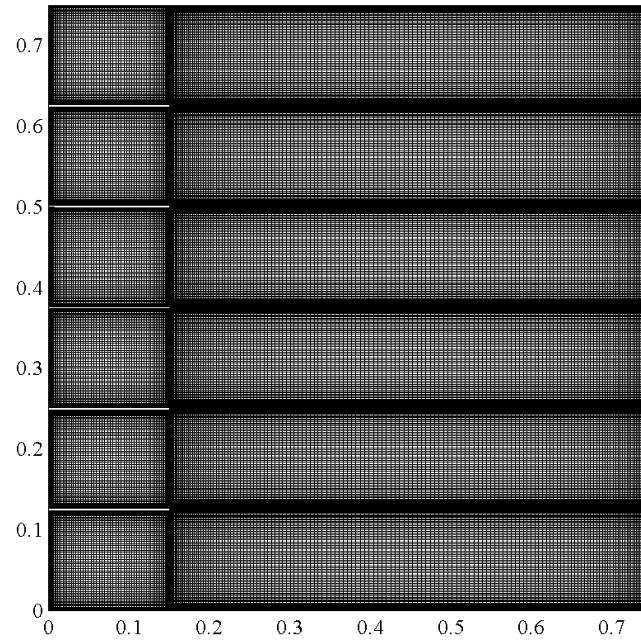
รูปที่ 6.20 รูปแสดงการติดตั้งอุปกรณ์สำหรับทำการทดลอง (ภาพจาก Ampofo [2005])



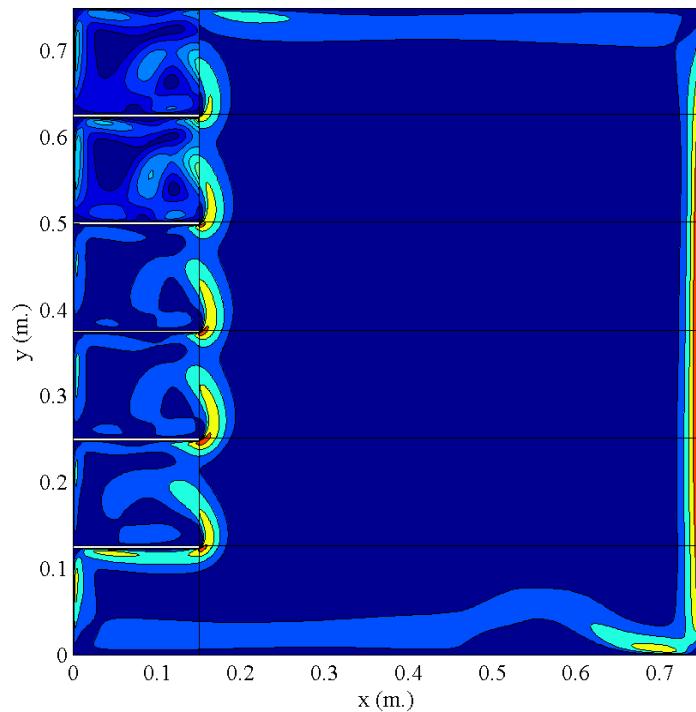
รูปที่ 6.21 แผนภาพแสดงโคนเมนและการแบ่งโคนสำหรับการคำนวณ พิริ่อมทั้งหมายเลขกำหนดกำกับ  
แต่ละโคนเมนย่อยและเงื่อนไขที่ข้อมูลเขตสำหรับโคนเมนหลัก



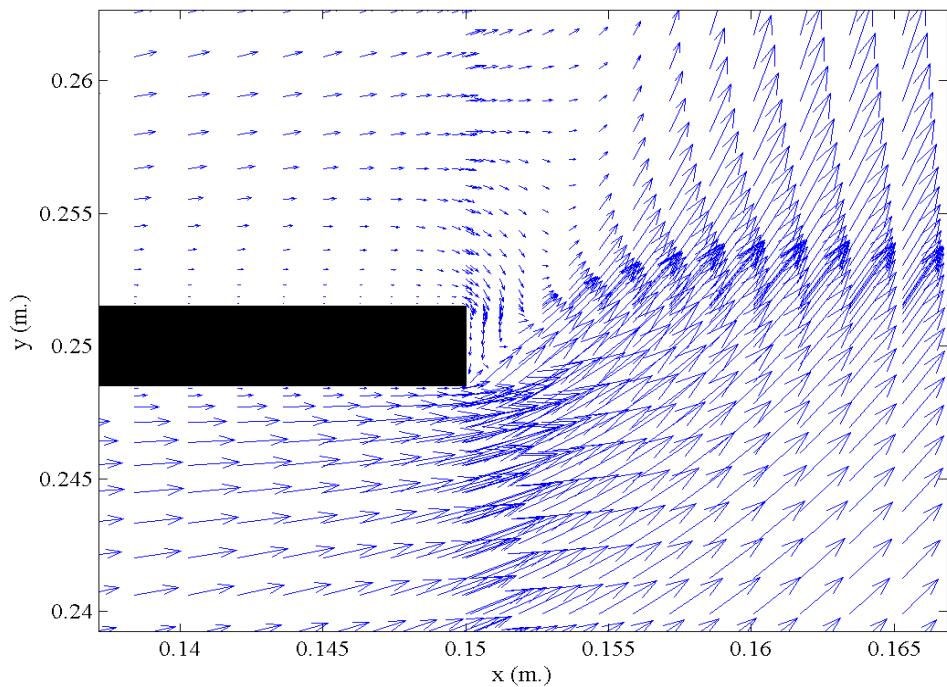
รูปที่ 6.22 แสดงการกำหนดเงื่อนไขขอบเขตที่สิงกีดกว้าง



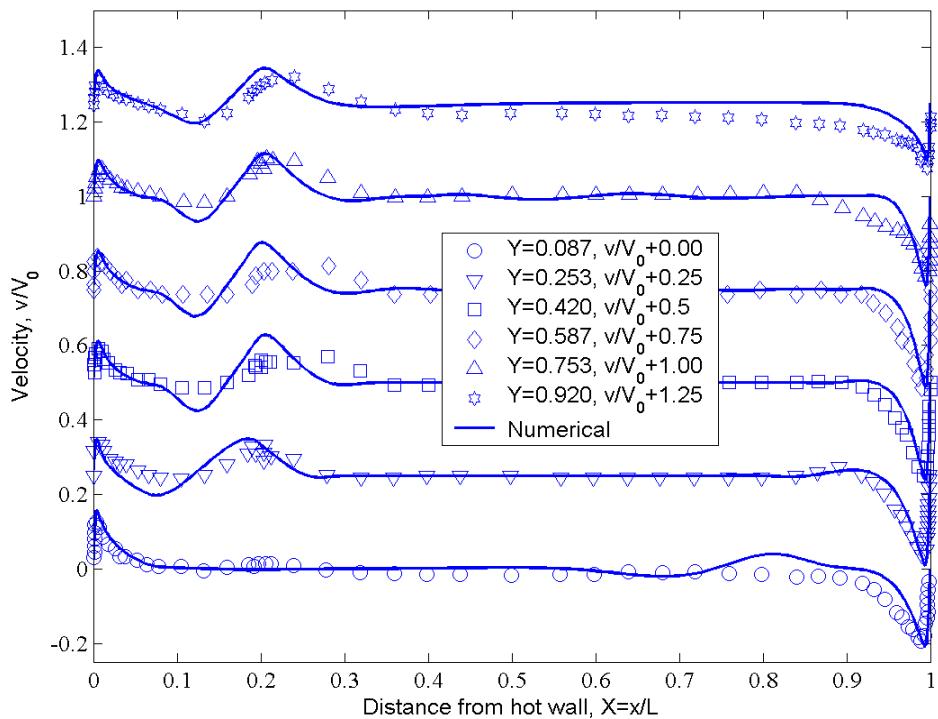
รูปที่ 6.23 แสดงการสร้างกริดในแต่ละ โอดเมนย่อยโดยโอดเมนย่อยหมายเลข 1-7 ใช้กริดเท่ากับ  $64 \times 64$  ในขณะที่โอดเมนย่อยหมายเลขที่ 6-12 ใช้กริดเท่ากับ  $128 \times 80$



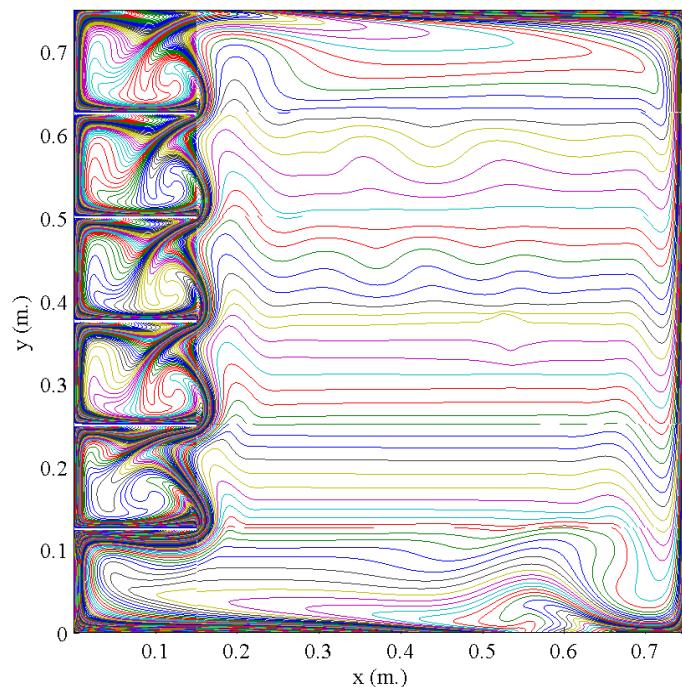
รูปที่ 6.24 แสดงเส้นระดับของความเร็วลัพธ์



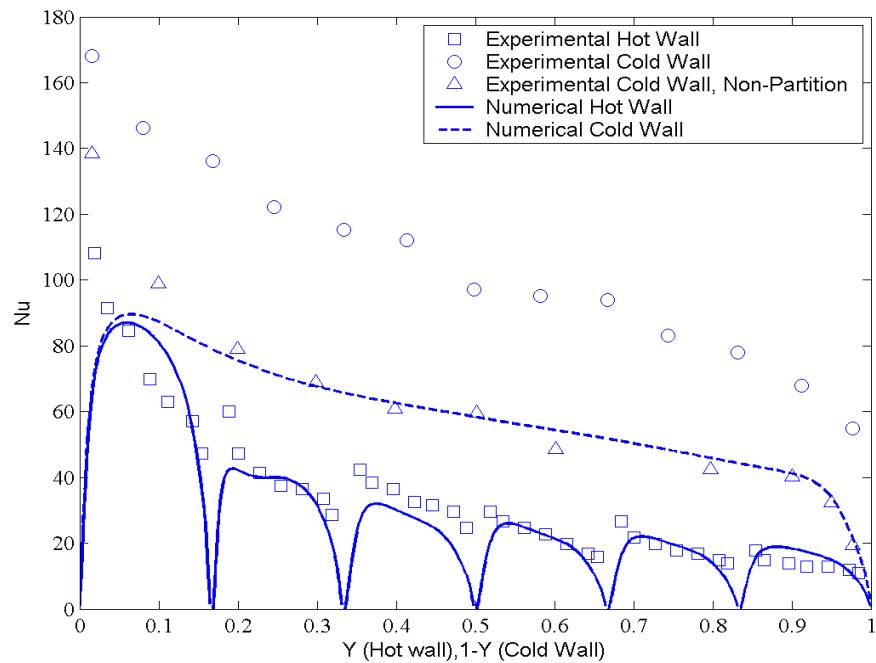
รูปที่ 6.25 แสดงเวกเตอร์ความเร็วที่บีบริเวณปลายของสิ่งกีดขวางอันที่สองนับจากด้านล่าง



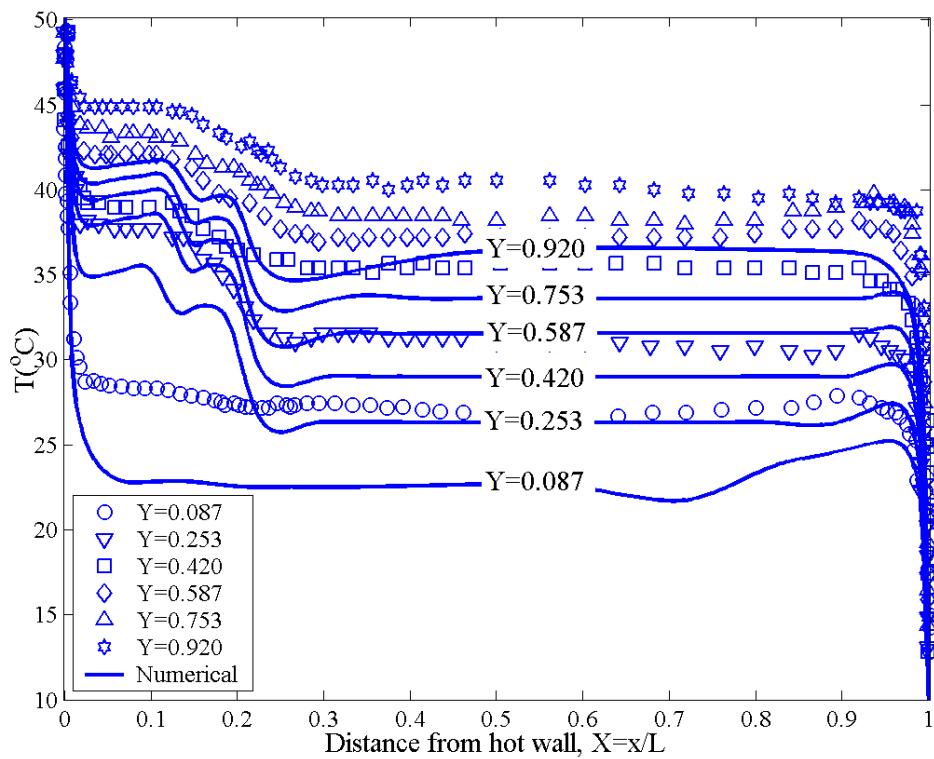
รูปที่ 6.26 แสดงการกระจายตัวของความเร็วตามแนวแกนนอน  
ที่กึ่งกลางของสิ่งกีดขวางแต่ละคู่



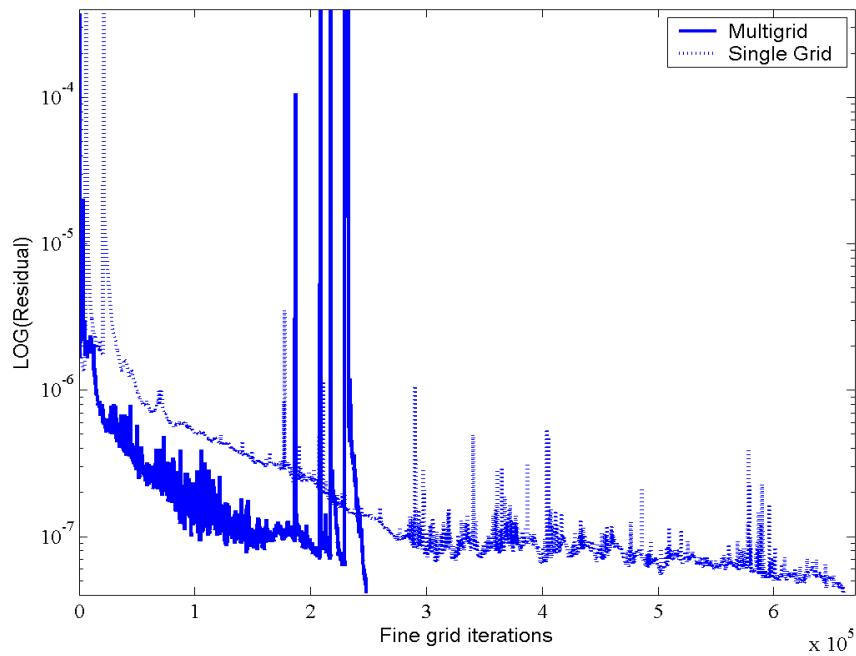
รูปที่ 6.27 แสดงเส้นระดับของอุณหภูมิ



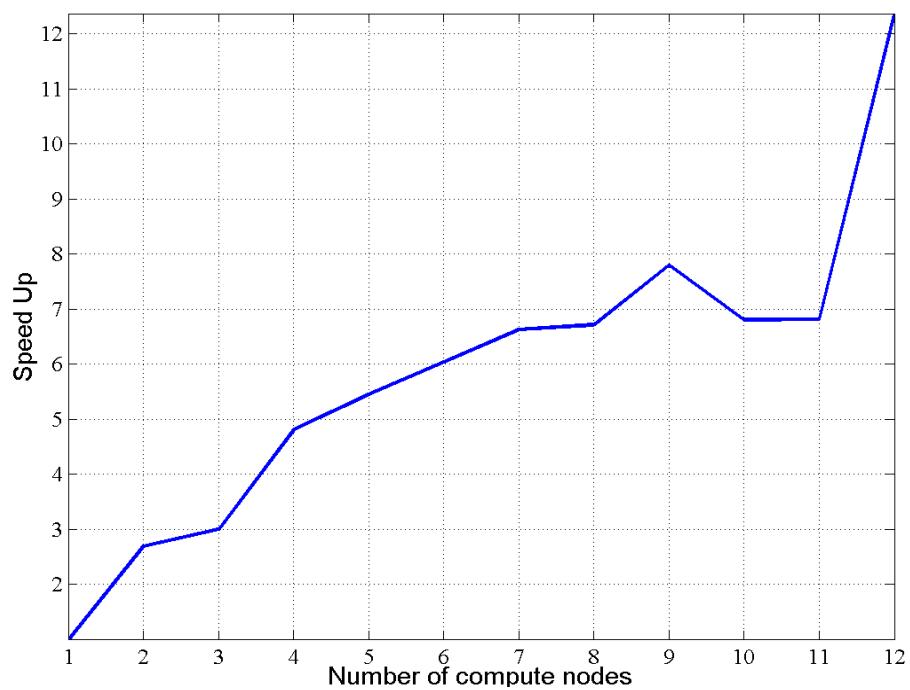
รูปที่ 6.28 แสดงค่าการถ่ายเทความร้อนตามแนวโน้มพนังด้านร้อน (ซ้าย) และพนังด้านเย็น (ขวา)



รูปที่ 6.29 แสดงการกระจายตัวของอุณหภูมิตามแนวแกนนอนที่กึ่งกลางของสิ่งกีดขวางแต่ละคู่



รูปที่ 6.30 แสดงการเปรียบเทียบการลดลงของเศษตอกค้างระหว่าง  
การใช้กริดชุดเดียวและการใช้กริดหลายชุด



รูปที่ 6.31 การทดสอบสมรรถนะการคำนวณแบบขนาน

## บทที่ 7

### การไหลแบบปั่นป่วนสามมิติ

#### (Three-Dimension Turbulent Flow)

บทนี้จะเป็นการคำนวณปัญหาการไหลประเภทเดียวกันกับบทที่ 5 นั่นคือเป็นการไหลอย่างคงตัวแบบปั่นป่วนที่อุณหภูมิคงที่ แต่เหตุที่ต้องพิจารณาแยกจากกันเนื่องจากว่าการไหลในกรณีนี้เป็นการไหลแบบสามมิติ ดังนั้นโปรแกรมคอมพิวเตอร์จะต้องมีการพัฒนาเพิ่มเติมจากบทที่ผ่านมาซึ่งกรรมวิธีในการแปลงสมการรวมทั้งเทคนิคการคำนวณแต่ละแบบที่นำมาใช้นั้นจะต้องทำการปรับปรุงเพื่อให้รองรับกับปัญหาสามมิติอิกทั้งจะต้องเริ่มต้นทำการทดสอบความถูกต้องของโปรแกรมอีกครั้ง สำหรับแบบจำลองความปั่นในบทนี้จะเลือกใช้แบบจำลอง SST-k-ω ของ Menter (1994) โดยแทนที่จะเป็นแบบจำลอง k-ε ของ Launder และ Sharma (1974) เนื่องจากแบบจำลอง Launder-Sharma มีข้อด้อยอยู่ที่พจน์ก่อกำเนิด  $E=2vv_i(\partial^2 u_i / \partial x_j \partial x_k)^2$  ที่เพิ่มเข้ามาในสมการอัตราการสูญเสียพลังงานจนนิ่งนั้น มีความยุ่งยากในการเขียน โปรแกรมสำหรับปัญหาสามมิติมาก ซึ่งพจน์นี้จะเกี่ยวข้องกับการทำ “อนุพันธ์อันดับสองแบบไขว” (Cross Derivative) ตัวอย่างเช่น  $\partial^2 u / \partial x \partial y$  โดยวิธีการที่จะทำให้สะดวกขึ้น ได้แก่การทำหาค่าอนุพันธ์อันดับหนึ่งของความเร็วทุกองค์ประกอบ เทียบกับพิกัดทั้งสามทิศทางเพื่อที่จะนำค่าอนุพันธ์อันดับหนึ่งมาทำการหาค่าอนุพันธ์ซึ่งอีกครั้งจะพบว่าต้องสูญเสียเวลาในส่วนนี้มากพอสมควร และ Hsieh และ Lien (2004) ยังระบุด้วยว่าพจน์ดังกล่าวมีความอ่อนไหวต่อความหนาแน่นของกริดบริเวณชิดกับผนังสูง ด้วยเหตุผลดังกล่าวข้างต้นการคำนวณในบทนี้จึงใช้แบบจำลองความปั่นป่วน SST-k-ω ของ Menter (1994) สำหรับปัญหาที่จะทำการคำนวณนั้นจะเป็นการไหลในโครงแบบลูกบาศก์ซึ่งของไหลด้านบนจะถูกขับหรือเคลื่อนด้วยความเร็วคงที่ส่งผลให้ของไหลภายในโครงมีการเคลื่อนที่ตามไปด้วย

#### 7.1 ระบบสมการพีชคณิต

กรรมวิธีในการแปลงสมการการถ่ายโอนทั่วไปตามสมการ (3.23) ให้อยู่ในรูปสมการพีชคณิตตามสมการ (3.26) ที่ได้แสดงในหัวข้อที่ 3.3 นั้นเป็นการแปลงแบบสองมิติซึ่งทำการหาค่าปริพันธ์ (Integrate) เทียบกับพื้นที่ ส่วนการแปลงแบบสามมิตินั้นจะเป็นการหาค่าปริพันธ์เทียบกับปริมาตรซึ่งสามารถกระทำได้ในทำนองเดียวกัน ดังนั้นสมการ (3.26) สามารถเขียนใหม่ได้เป็น

$$a_P \phi_P = a_E \phi_E + a_W \phi_W + a_N \phi_N + a_S \phi_S + a_T \phi_T + a_B \phi_B + S^\phi \quad (7.1)$$

ซึ่ง  $a_p = a_E + a_W + a_N + a_S + a_T + a_B$  โดยสัมประสิทธิ์ค่าอื่นสามารถหาได้ในทำเดียวกันกับสมการ (3.27a)-(3.27f) โดยมีการเปลี่ยนแปลงเล็กน้อยในสมการคือ

$$D_E = \Gamma_e \frac{(y_n - y_s)(z_t - z_b)}{(x_E - x_W)} \quad (7.2)$$

$$D_W = \Gamma_w \frac{(y_n - y_s)(z_t - z_b)}{(x_P - x_W)} \quad (7.3)$$

$$F_e = \rho u_e (y_n - y_s)(z_t - z_b) \quad (7.4)$$

$$F_w = \rho u_w (y_n - y_s)(z_t - z_b) \quad (7.5)$$

และสำหรับสมการการปรับแก้ความดันเขียนใหม่ได้เป็น

$$a_P p'_P - (a_E p'_E + a_W p'_W + a_N p'_N + a_S p'_S + a_T p'_T + a_B p'_B) = S_m \quad (7.6)$$

ໄດຍທີ່

$$a_E = \frac{(y_n - y_s)^2 (z_t - z_b)^2}{a_P|_e} \quad (7.7)$$

$$a_w = \frac{(y_n - y_s)^2 (z_t - z_b)^2}{a_p|_w} \quad (7.8)$$

$$a_P = a_E + a_W + a_N + a_S + a_T + a_B \quad (7.9)$$

$$S_m = (u_w^* - u_e^*)(y_n - y_s)(z_t - z_b) + (v_s^* - v_n^*)(x_e - x_w)(z_t - z_b) + (w_b^* - w_t^*)(x_e - x_w)(y_n - y_s) \quad (7.10)$$

และ

$$u_e^* = \frac{u_E - u_P}{x_E - x_P} - \left( \frac{(p_E - p_P)}{(x_E - x_P)} - \frac{\partial p}{\partial x} \Big|_e \right) \frac{(x_e - x_w)(y_n - y_s)(z_t - z_b)}{a_P \Big|_e} \quad (7.11)$$

$$u_w^* = \frac{u_P - u_W}{x_P - x_W} - \left( \frac{(p_P - p_W)}{(x_P - x_W)} - \frac{\partial p}{\partial x} \Big|_w \right) \frac{(x_e - x_w)(y_n - y_s)(z_t - z_b)}{a_P \Big|_w} \quad (7.12)$$

ซึ่งพจน์ที่ไม่ได้แสดงนั้นสามารถหาได้ในท่านองเดียวกัน และดัชนีตัวห้องที่เพิ่มเข้ามาได้แก่ T และ B จะใช้แทนตำแหน่งข้างเคียงจุด P ในตำแหน่งด้านบนและด้านล่างตามลำดับ สำหรับการคำนวณระบบสมการพีชคณิตนี้จะทำการคำนวณเช่นเดียวกันกับกรณีสองมิติคือใช้ขั้นตอนวิธี TDMA แบบเส้น ในแต่ละระนาบและมีการสลับไปมาระหว่างระนาบ โดยจะคำนวณในระนาบ XY ด้วยขั้นตอนวิธี TDMA แบบเส้นหนึ่งรอบจากนั้นคำนวณด้วยวิธีเดิมบนระนาบ YZ อีกหนึ่งรอบและต่อไปยังระนาบ XZ อีกหนึ่งรอบถือเป็นสามรอบการคำนวณซึ่งจะสอดคล้องพอดีกับระเบียบวิธีมัลติกริดที่จะทำการคำนวณจำนวน 3 รอบในกริดแต่ละระดับ

## 7.2 การส่งถ่ายผลเฉลยระหว่างกริด

ขั้นตอนหนึ่งในระเบียบวิธีมัลติกริดนี้คือการส่งถ่ายผลเฉลยระหว่างกริดชุดที่ติดกัน จากรูปที่ 7.1 ซึ่งแสดงตำแหน่งศูนย์กลางของปริมาตรควบคุมของกริดละเอียดที่อยู่ล้อมรอบตำแหน่งศูนย์กลางของปริมาตรควบคุมที่ขยายกว่าซึ่งที่ตำแหน่งกริดหมายเลข I, J, K ใจ ๆ จะมีจุดศูนย์กลางของปริมาตรควบคุมของกริดละเอียดจำนวน 8 จุดล้อมรอบอยู่ตามรูป ในการส่งถ่ายค่าเศษตกค้างนั้นจะทำการส่งถ่ายค่าแบบถ่วงน้ำหนักด้วยปริมาตรนั้นคือจากรูป 7.1 ก็จะได้  $R_{I,J,K} V_{I,J,K} = \sum r_{nb} v_{nb}$  เมื่อ nb แทนดัชนีอักษรตัวเล็กดังแสดงในรูป R แทนค่าเศษตกค้าง และ V แทนขนาดของปริมาตรควบคุมในตำแหน่งของค่าเศษตกค้างนั้นอยู่รูปที่ 7.2 แสดงการวางตัวของตำแหน่งศูนย์กลางปริมาตรควบคุมของกริดละเอียดเทียบกับตำแหน่งศูนย์กลางปริมาตรควบคุมของกริดหมายเลข ซึ่งการส่งถ่ายผลเฉลยจากกริดละเอียดไปยังกริดหมายเลขและจากกริดหมายเลขไปยังกริดละเอียดนั้นจะทำวิธีการเดียวกันคือการประมาณค่าในช่วงแบบสามทิศทางดังแสดงในรูปที่ 7.3 และ 7.4 ซึ่งเป็นตัวอย่างของการ

ส่งถ่ายผลเฉลยจากกริดท้ายบานไปยังกริดละเอียดที่จุดศูนย์กลางปริมาตรควบคุมที่ตำแหน่ง  $i, j, k$  และ  $i-1, j-1, k-1$  โดยเส้นที่มีหัวลูกศรกำกับนั้นจะแสดงทิศทางการประมาณค่าในช่วง สำหรับการส่งถ่ายผลเฉลยจากกริดละเอียดไปยังกริดท้ายบานก็สามารถถอดการทำได้ในทำนองเดียวกัน ในส่วนของการส่งถ่ายฟลักซ์การไหลนั้นเพื่อให้เป็นไปตามกฎทรงมวลฟลักซ์การไหลของปริมาตรควบคุมของกริดท้ายบานจะเท่ากับผลรวมของฟลักซ์การไหลของปริมาตรควบคุมของกริดละเอียดที่ก่อตัวกันขึ้นเป็นปริมาตรควบคุมของกริดท้ายบาน

### 7.3 ลักษณะของปัญหาและรายละเอียดการคำนวณ

สำหรับปัญหาที่จะทำการคำนวณในบทนี้คือการไหลในโพรงรูปลูกบาศก์มีขนาดกว้าง  $x$ ยาว  $y$ สูงเท่ากับ  $1 \times 1 \times 1$  เมตร โดยด้านบนจะถูกเลื่อนหรือขับให้มีความเร็วเท่ากับ  $U_0$  เมตรต่อวินาทีจากซ้ายไปขวาเป็นผลให้ของไหลภายในโพรงจะมีการหมุนวนลักษณะวนตามเข็มนาฬิกาในระนาบ XY ซึ่งการคำนวณในกรณีนี้จะกำหนดให้  $Re=3,200$  โดยที่ความหนาแน่นและความหนืดจะใช้ค่าจริงของอากาศ กริดที่ใช้มีขนาดเท่ากับ  $64 \times 64 \times 32$  จุดและมีการกระจายตัวแบบฟังก์ชันเส้นโค้งกำลังสามตามรูปที่ 7.5 ซึ่งสามารถบังคับให้มีความหนาแน่นสูงบริเวณชิดผนังได้ การคำนวณสำหรับระเบียบวิธีมัดติกридจะใช้กริด 4 ระดับและจะมีการทดสอบการปรับค่าการหน่วงปริมาตรความปั่นป่วนจากนั้นจะนำผลการคำนวณความเร็ว  $u$  ในแนวแกน  $y$  ที่ตำแหน่ง  $x=0.5$  เมตรและความเร็ว  $v$  ในแนวแกน  $x$  ที่ความสูง  $y=0.5$  เมตร ไปเปรียบเทียบความถูกต้องกับผลการทดลองของ Prasad และ Koseff (1989)

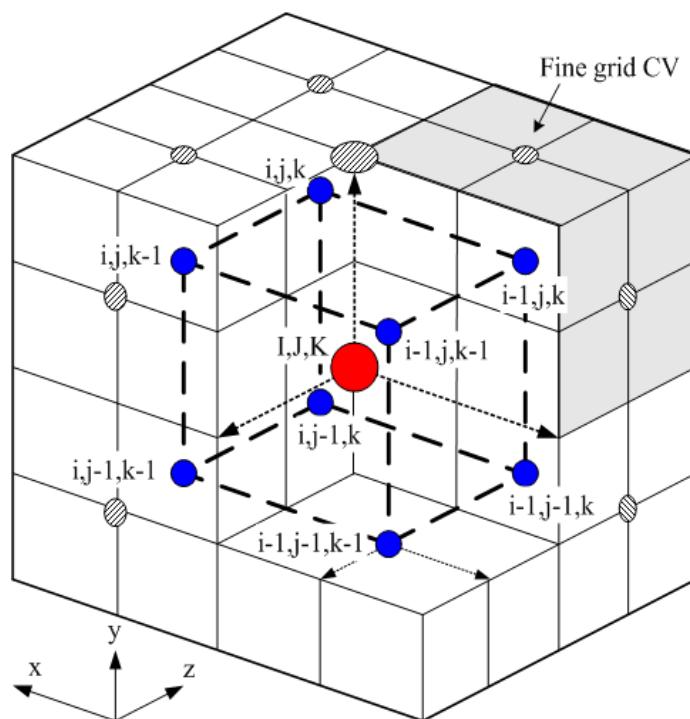
### 7.4 ผลการคำนวณ

รูปที่ 7.6 แสดงเส้นกระແສการไหลจะพบว่ามีการหมุนวนอยู่สามส่วนกึ่งการหมุนวนหลักตรงกลางโพรงและการหมุนวนย่ออยู่บริเวณมุมด้านล่างทั้งสองของโพรง เมื่อของไหลในโพรงถูกเหนี่ยวนำให้มีการไหลโดยการเนื่องด้านบนของโพรง ของไหลบริเวณผนังด้านขวาจะเคลื่อนที่ลงตามผนัง ในขณะที่ความดันจะลดลงทีละน้อยและเมื่อใกล้จะถึงตำแหน่งที่  $y=0.5$  ความดันเริ่มที่จะเพิ่มขึ้น ซึ่งอัตราการเพิ่มขึ้นจะสูงขึ้นทีละน้อยในขณะที่ความเร็วเริ่มช้าลงจนกระทั่งแรงเนื่องจาก “ความดันกระແສส่วนกลับ” (Adverse Pressure) เอาชนะแรงเสียดทานของการไหล ได้ของไหลจึงแยกออกจากผนังตรงตำแหน่งนี้บริเวณใกล้เคียงกับมุมล่างขวาส่งผลให้ของไหลบริเวณมุมนี้ถูกเหนี่ยวนำให้มีการไหลวนในทิศทางตรงกันข้าม และเมื่อแรงเสียดทานจากความดันกระແສส่วนกลับเริ่มอ่อนกำลังลง การไหลจึงคงกระพันที่ผนังด้านล่างและเกิดการแยกไหลอีกริ้วบริเวณใกล้มุมล่างซ้ายส่งผลให้ของไหลบริเวณนี้ถูกเหนี่ยวนำให้มีการไหลวนในทิศทางตรงกันข้าม เช่นกันดังแสดงในรูปที่ 7.7(a) และ 7.7(b) จากนั้นทำการเปรียบเทียบระหว่างผลการคำนวณกับผลการทดลองของความเร็วในแนว

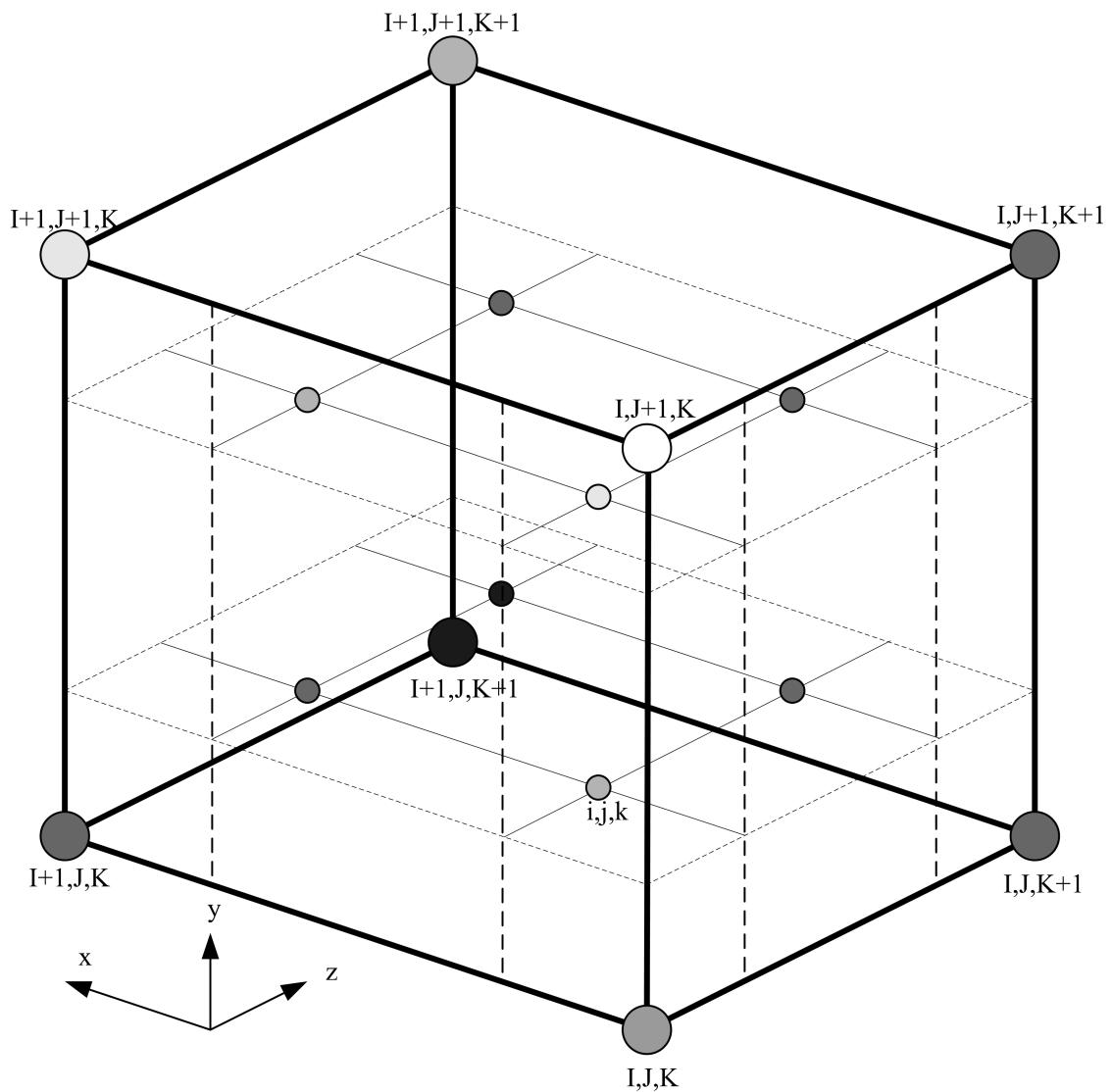
เส้นผ่านศูนย์กลางโพลงทั้งในแนวอนและแนวตั้ง ผลการเปรียบเทียบที่ได้แสดงตามรูปที่ 7.8 และผลการคำนวณที่ได้เป็นที่น่าพอใจพอสมควร

## 7.5 การประเมินศักยภาพของระเบียนวิธีมัลติกริด

รูปที่ 7.9 แสดงการทดสอบประสิทธิภาพของการคำนวณปัญหา ไอลแบบสามมิติด้วยระเบียนวิธีมัลติกริดซึ่งจะพบว่าสามารถลดจำนวนรอบในการคำนวณได้ประมาณสิบเท่าสำหรับการใช้ค่าการปรับแก้ปริมาณความปั่นป่วนเท่ากับ 0.1 และสามารถลดจำนวนรอบลงได้ถึงสามเท่าในกรณีการใช้ค่าการปรับแก้เท่ากับ 0.3 นั้นแสดงให้เห็นว่าการแก้สมการในกริดหยาบและมีการปรับแก้ปริมาณความปั่นป่วนด้วยนั้นจะช่วยเร่งอัตราการลู่เข้าให้เร็วขึ้นด้วย

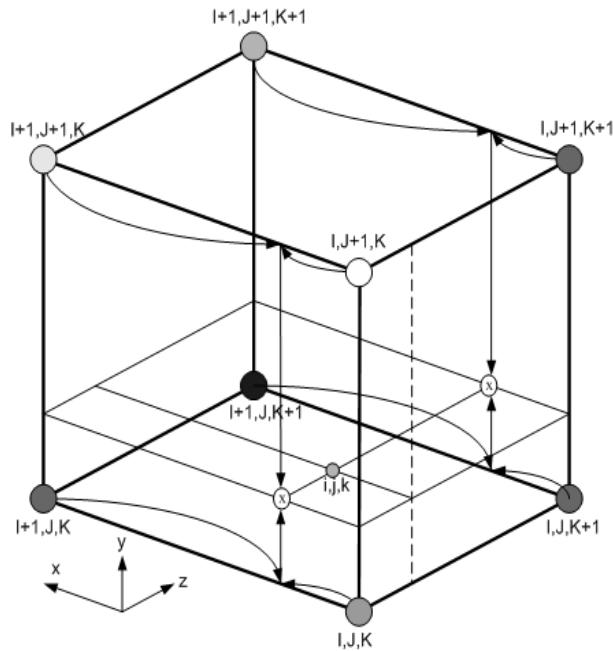


รูปที่ 7.1 แสดงการวางแผนตัวของปริมาตรควบคุมของกริดละเอียดที่  
ประกอบกันขึ้นเป็นปริมาตรควบคุมของกริดหยาบ

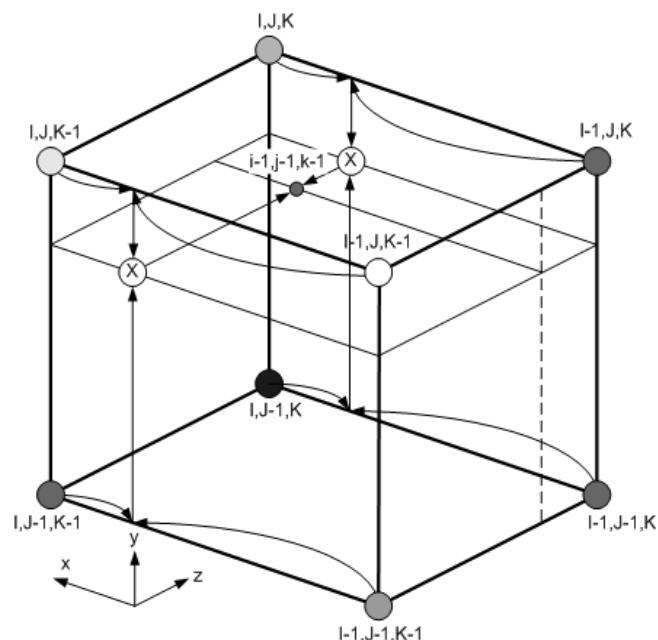


รูปที่ 7.2 แสดงการวางตัวของจุดที่อยู่ตรงศูนย์กลางปริมาตรควบคุณ

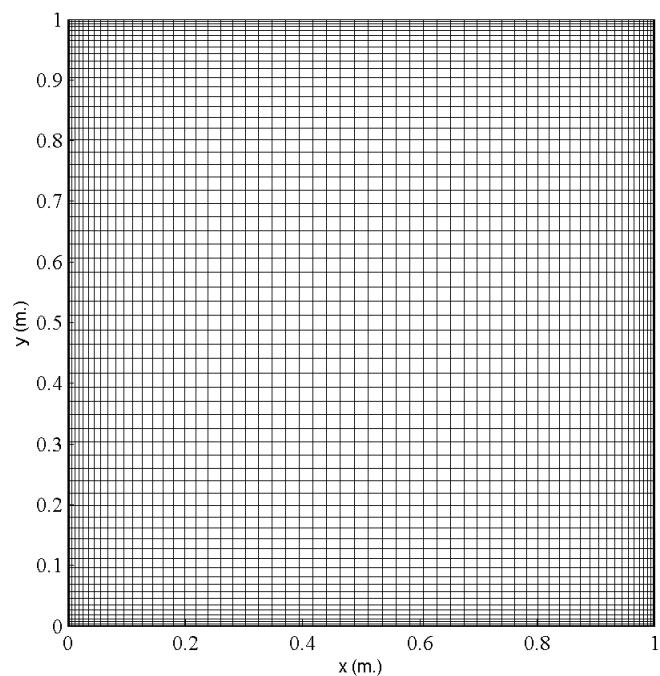
ของกริดคละอี้ดและปริมาตรควบคุณของกริดหายาบ



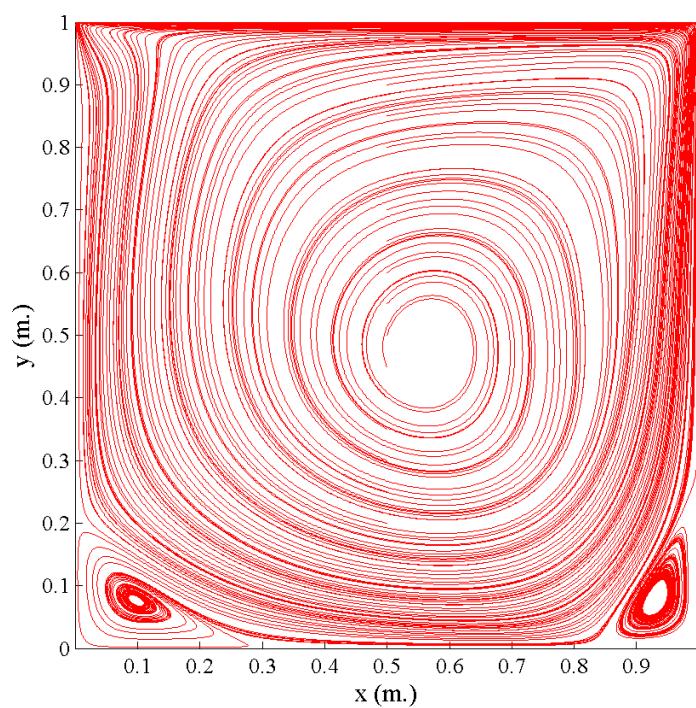
รูปที่ 7.3 แสดงการส่งถ่ายผลเฉลยจากกริดหานานไปยังกริดละเอียดที่ตัวแทน  
 $i, j, k$  ตรงจุดศูนย์กลางปริมาตรควบคุมของกริดละเอียด



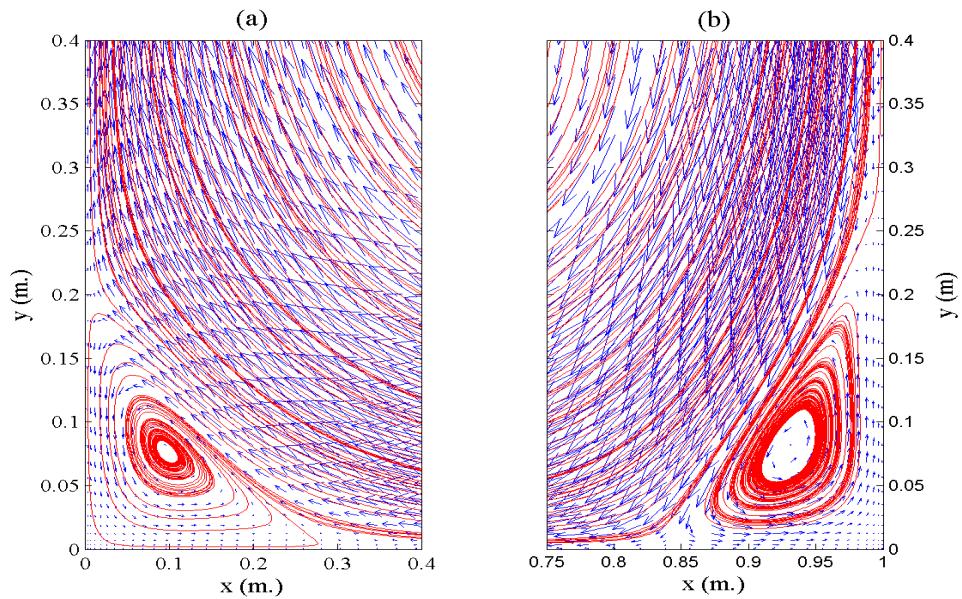
รูปที่ 7.4 แสดงการส่งถ่ายผลเฉลยจากกริดหานานไปยังกริดละเอียดที่ตัวแทน  
 $i-1, j-1, k-1$  ตรงจุดศูนย์กลางปริมาตรควบคุมของกริดละเอียด



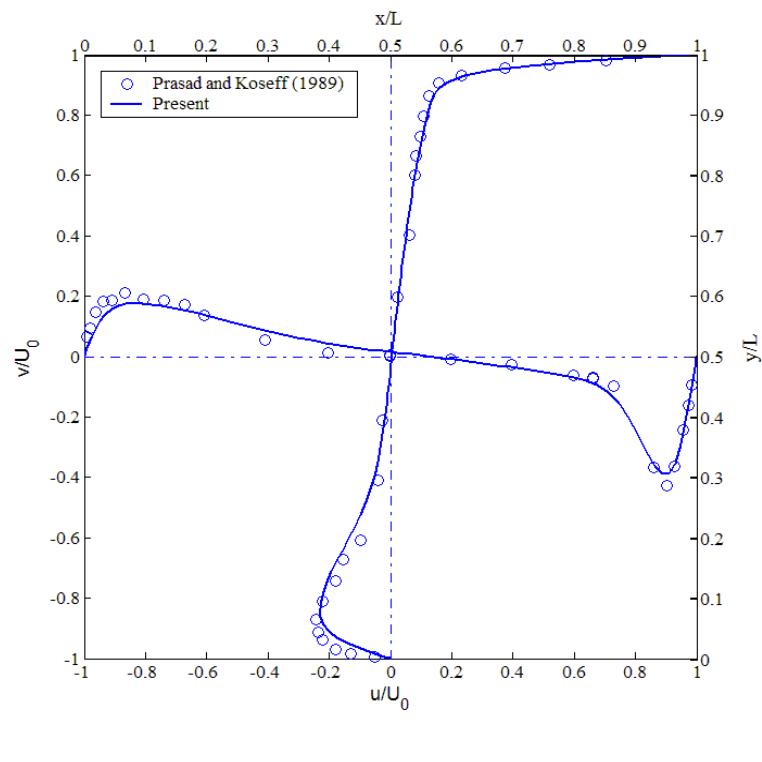
รูปที่ 7.5 แสดงการกระจายตัวของกริดในระนาบสมมاثร XY



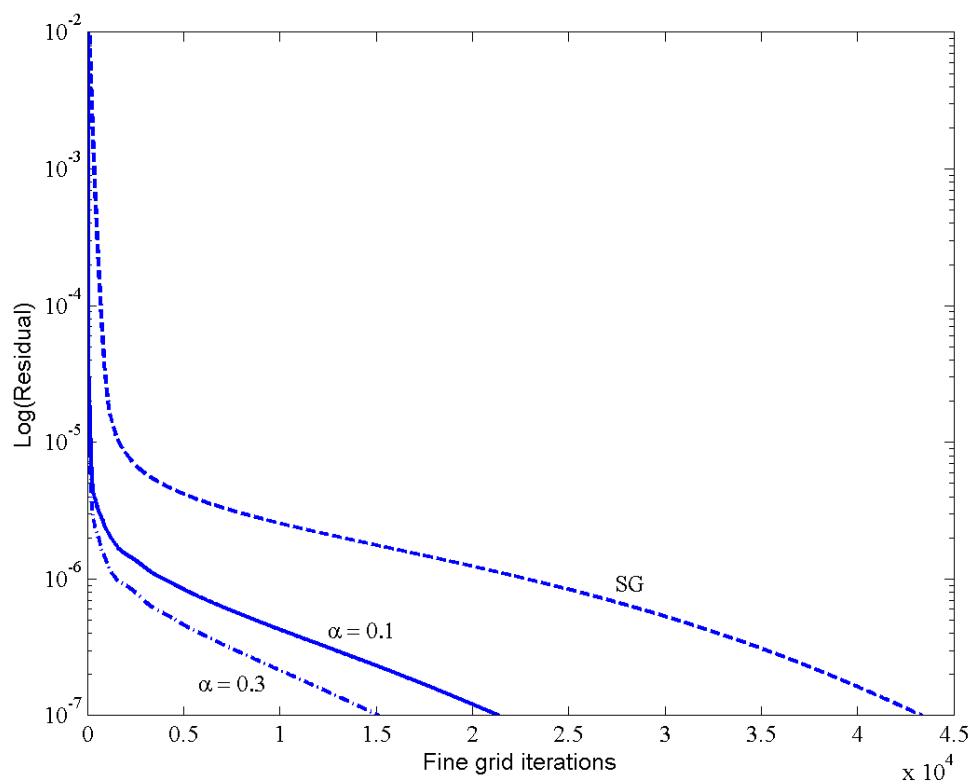
รูปที่ 7.6 แสดงเส้นกระแสการไหลในระนาบสมมاثร XY



รูปที่ 7.7 แสดงการหมุนวนในทิศทางตรงกันข้ามกับการหมุนวนหลักที่  
 (a) มุมล่างซ้าย และ (b) มุมล่างขวา (อัตราส่วนไม่ถูกต้อง)



รูปที่ 7.8 แสดงการเปรียบเทียบผลการคำนวณกับผลการทดลองของ  
 ความเร็วในแนวศูนย์กลาง 旁ร่องทึ้งในแนวอนและแนวตั้ง



รูปที่ 7.9 แสดงการลดลงของค่าเศษตอกค้างระหว่างการใช้กริดเพียงชุดเดียวและการใช้กริดหลายชุด

## บทที่ 8

### บทสรุปและข้อเสนอแนะ

#### 8.1 บทสรุป

การคำนวณที่ผ่านมาทั้งหมดเป็นผลจากการคำนวณด้วยโปรแกรมคอมพิวเตอร์ที่ประดิษฐ์ขึ้นเอง เพราะฉะนั้นจึงต้องมีกระบวนการในการทดสอบความถูกต้องของโปรแกรมรวมทั้งการทดสอบความถูกต้องและความสามารถของเทคนิคที่นำมาใช้ในโปรแกรม ได้แก่ เทคนิคแมตติบล็อก ระเบียบวิธีแมตติกริด และการคำนวณแบบขนาด การตรวจสอบความถูกต้องของโปรแกรมนั้นจะนำผลการคำนวณไปเปรียบเทียบกับผลการคำนวณที่น่าเชื่อถือ ผลการคำนวณด้วยวิธี DNS และผลการทดลอง จากการทดสอบพบว่าผลการคำนวณให้ผลเป็นที่น่าพอใจโดยเฉพาะการคำนวณในกรณีการไอลแบบราบเรียบอีกทั้งเทคนิคที่นำมาใช้ก็แสดงประสิทธิภาพได้เต็มความสามารถเนื่องจากความซับซ้อนในกรณีการไอลแบบราบเรียบไม่สูงมากนัก สำหรับกรณีการไอลแบบปั่นป่วนนั้น เนื่องจากเป็นการไอลที่ไม่มีผลเฉลยแม่นตรงแม่น้ำใจเป็นการไอลในรูปทรงอย่างง่ายก็ตาม (การไอลแบบราบเรียบก็ไม่สามารถจะหาผลเฉลยแม่นตรงได้ในกรณีการไอลในรูปทรงที่ซับซ้อน) การไอลในรูปทรงอย่างง่ายจึงเป็นเครื่องมือสำหรับการสร้างแบบจำลองความปั่นป่วนเพื่อนำไปใช้สำหรับการคำนวณในรูปทรงทั่วไป เพราะฉะนั้นจึงส่งผลให้ผลการคำนวณในกรณีการไอลแบบปั่นป่วนนั้นเป็นไปจากผลการการทดลองอยู่บ้างแม้ว่าโปรแกรมคอมพิวเตอร์ที่ประดิษฐ์ขึ้นจะไม่มีข้อผิดพลาดก็ตาม ความถูกต้องของผลเฉลยจึงอยู่ที่ความสามารถของแบบจำลองความปั่นป่วนแต่ละแบบจำลองที่เหมาะสมต่อการทำนายผลในแต่ละปัญหา ซึ่งจากการคำนวณที่ผ่านมาได้แสดงให้เห็นว่าแบบจำลอง  $k-e$  ของ Launder และ Sharma (1974) นั้นให้ผลในการทำนายการไอลที่มีการหมุนวน การแยกไอล และการตัดกระหนบได้ไม่ดีเท่าที่ควร แต่อย่างไรก็ตาม ไม่มีการเปรียบเทียบการทำนายผลการไอลประเภทนี้กับแบบจำลองความปั่นป่วนอื่น ๆ ว่าให้ผลการคำนวณที่แม่นยำมากน้อยเพียงใด ซึ่งเป็นสิ่งที่ควรจะต้องดำเนินการในโอกาสต่อไป และสำหรับปัญหาที่มีการถ่ายเทความร้อนเข้ามาเกี่ยวข้อง โดยเฉพาะอย่างยิ่งการไอลที่เกิดจากการเหนี่ยวนำโดยความแตกต่างของอุณหภูมิหรือการไอลที่มีการพาแบบอิสระนี้ พบร่วมแบบจำลอง Launder-Sharma นั้นล้มเหลวต่อการทำนายโดยสิ้นเชิงแม้ว่าจะมีการประยุกต์ใช้การกระจายความหนืดอีกดีแบบไม่เชิงเส้นแล้วก็ตามซึ่งเฉพาะความเร็วและปริมาณทางความปั่นป่วนเท่านั้นที่ได้รับการปรับปรุงความถูกต้องของผลเฉลยให้ดีขึ้นในขณะที่การทำนายการถ่ายเทความร้อนนั้นกลับไม่ได้รับการปรับปรุงเท่าที่ควร โดยที่แบบจำลอง SST- $k-\omega$  ของ Menter (1994) ซึ่งแม้จะมีการกระจายพจน์ความหนืดอีกดีแบบเชิงเส้นก็ตาม

กลับให้ผลการคำนวณที่ดีสำหรับการทำนายการถ่ายเทความร้อน เพราะจะนั้นมีอุ่นมากซึ่งแบบจำลองที่เหมาะสมสำหรับทำการคำนวณปัญหาการพาโอดิยธรรมชาติแล้ว จึงนำแบบจำลองดังกล่าวทำการคำนวณปัญหาในโดเมนที่ซับซ้อนซึ่งก็คือการไอล์ดิยการพาแบบธรรมชาติในพื้นที่ปิดและมีสิ่งกีดขวางติดตั้งอยู่ภายในซึ่งปัญหานี้มีลักษณะเดียวกันกับการติดตั้งคริบระบายน้ำความร้อนกับอุปกรณ์ทางอิเล็กทรอนิกส์และไฟฟ้าต่าง ๆ และผลการทำนายพบว่าความเร็วที่คำนวณได้ใกล้เคียงและมีแนวโน้มเดียวกันกับผลการทำแบบจำลอง แต่สำหรับอุณหภูมิแล้วกลับให้ผลการทำนายที่ต่ำกว่าผลการทำแบบจำลองมากแม้จะมีแนวโน้มเดียวกันก็ตาม ซึ่งระดับของอุณหภูมิที่ต่ำกว่านี้ส่งผลให้ค่าการถ่ายเทความร้อนที่ผนังด้านนอกเย็นมีแนวโน้มเดียวกันกับกรณีการถ่ายเทความร้อนที่ไม่มีสิ่งกีดขวางหรือคริบติดตั้งที่ผนังด้านร้อน นั้นแสดงว่าคริบไม่ได้มีการดูดหรือทำการถ่ายเทความร้อนออกมากจากผนังด้านร้อนเลยซึ่งเป็นผลมาจากการกำหนดเงื่อนไขหรือทำการคำนวณที่ไม่เหมาะสมสำหรับคริบ เพราะจะนั้นแนวทางที่จะปรับปรุงผลการทำคำนวณนี้ก็คือการคำนวณแบบการถ่ายเทความร้อนร่วม (Conjugate Heat Transfer) ซึ่งก็คือทำการคำนวณการถ่ายเทความร้อนในส่วนที่เป็นคริบด้วย และอีกแนวทางหนึ่งก็คือการใช้การกระจายค่าฟลักซ์ความร้อนแบบปั่นป่วนด้วยฟังก์ชันที่ซับซ้อนขึ้นซึ่งจะทำให้เกิดพจน์ก่อกำเนิดในสมการอุณหภูมิขึ้น โดยจะเป็นกลไกช่วยยกระดับของอุณหภูมิให้สูงขึ้น

สำหรับการคำนวณที่ผ่านมาทั้งหมดสามารถนำมาสรุปอีกรอบได้ดังนี้

1) การคำนวณในหัวข้อ 4.1 เป็นการคำนวณการไอล์ดิยในโครงสร้างโดเมนมีลักษณะเรียบง่ายโดยเพื่อเป็นการตรวจสอบความถูกต้องของโปรแกรมในเบื้องต้น อีกทั้งยังเป็นการทำค่าพารามิเตอร์ที่เหมาะสมและทดสอบความถูกต้องของผลเฉลยเมื่อมีการประมาณค่าพจน์การพาด้วยวิธีการที่แตกต่างกัน โดยผลการทำคำนวณที่ได้จะถูกนำมาใช้สำหรับคำนวณปัญหาในหัวข้อ 4.2 ซึ่งเป็นการคำนวณการไอล์ดิยในต่อแยกรูปตัวที่โดยโดเมนที่พิจารณาจะมีความซับซ้อนมากขึ้น ผลการทำคำนวณและการทดสอบทั้งหมดได้ชี้ให้เห็นว่าเทคนิคแมลติบล็อกนั้นสามารถประยุกต์ใช้ร่วมกับการคำนวณแบบบานานได้เป็นอย่างดีและการคำนวณจะมีสมรรถนะสูงขึ้นเมื่อมีการประยุกต์ใช้ระเบียบวิธีแมลติบล็อกในแต่ละบล็อกหรือแต่ละโดเมนอย่างยิ่ง ไปกว่านั้นข้อดีของการประยุกต์ใช้เทคนิคแมลติบล็อกนั้นก็คือริดสามารถทำให้ลักษณะของห้องน้ำในบางบริเวณได้หรือเฉพาะที่ได้

2) ในบทที่ 5 ได้ทำการทดสอบโปรแกรมคอมพิวเตอร์กับการไอล์ดิยแบบปั่นป่วน ความถูกต้องของผลการทำคำนวณที่ได้นั้นอยู่กว่ากรณีการไอล์ดิยแบบบานานเรียบเนื่องจากว่าการทำคำนวณการไอล์ดิยแบบปั่นป่วนนั้นต้องเกี่ยวข้องกับแบบจำลองความปั่นป่วนซึ่งแบบจำลองแต่ละแบบจำลองจะมีข้อเด่นและข้อด้อยในแต่ละปัญหาที่แตกต่างกัน ตัวอย่างเช่นแบบจำลองความปั่นป่วน k-e ของ Launder และ Sharma (1974) ได้แสดงให้เห็นว่าลักษณะของห้องน้ำโดยลักษณะเชิงในการทำนายพฤติกรรมการไอล์ดิยที่มีการ

แยกไฟลและการหมุนวน ซึ่งผลการคำนวณที่ต่างไปจากการทดลองนั้นไม่ได้เป็นผลโดยตรงจากการใช้เทคนิคแมตติบลีอกหรือการคำนวณแบบขานาณแต่อย่างใด โดยความปั่นป่วนของการไฟลไม่เพียงแต่จะกระทบต่อความถูกต้องของผลการคำนวณเท่านั้น ยังกระทบต่อสมรรถนะของการคำนวณอีกด้วย ตัวอย่างเช่นระเบียบวิธีแมตติบริดที่มีประสิทธิภาพลดลงเนื่องจากพฤติกรรมการเปลี่ยนแปลงที่รวดเร็วในบริเวณชั้นซิดผิวและถ้าหากอยู่ต่อระหว่างบลีอกอยู่ในบริเวณที่มีการเปลี่ยนแปลงสูงด้วยแล้วก็จะกระทบต่ออัตราการสูญเสียของพลเฉลี่ยด้วยเช่นกัน

3) ในบทที่ 6 เป็นการคำนวณปัญหาที่เกี่ยวข้องกับการถ่ายเทความร้อน จากผลการคำนวณได้แสดงให้เห็นว่าแบบจำลองความปั่นป่วน k-e ของ Launder และ Sharma (1974) นั้นล้มเหลวต่อการทำนายผลการคำนวณกับการไฟลชนิดนี้แม้ว่าจะประยุกต์ใช้การจำลองค่าความหนืดอีเดดี้แบบไม่เชิงเส้นแล้วก็ตาม ผลการคำนวณที่ได้รับการปรับปรุงให้ถูกต้องมากขึ้นกลับเป็นความเร็วและปริมาณความปั่นป่วนซึ่งไม่มีความสำคัญต่อการออกแบบทางวิศวกรรมความร้อนมากนัก ในขณะที่การทำนายผลของอุณหภูมิกลับไม่ได้รับการปรับปรุงให้ดีขึ้น เพราะจะนั้นแบบจำลองความปั่นป่วน SST-k-ω ของ Menter (1994) จึงเป็นตัวเลือกที่ดีกว่าสำหรับนำมาใช้ทำนายพฤติกรรมการไฟลที่มีการถ่ายเทความร้อนเข้ามาเกี่ยวข้อง แต่อย่างไรก็ตามสำหรับโอดเมนที่มีความซับซ้อนหรือมีการติดตั้งสิ่งกีดขวางเพื่อประโยชน์ใช้งานบางประการนั้นการใช้แบบจำลอง SST-k-ω เพียงอย่างเดียวอาจจะให้ผลการทำนายที่ไม่ดีพอสำหรับการทำนายการถ่ายเทความร้อนโดยเฉพาะการถ่ายเทความร้อนแบบการพาโอดิยธรรมชาติซึ่งการไฟลส่วนใหญ่จะมีความเร็วที่ค่อนข้างต่ำ ซึ่งอาจจะต้องใช้แบบจำลองขึ้นสูงสำหรับพจน์ฟลักซ์ความร้อนแบบปั่นป่วน (Turbulent Heat Flux) เพื่อให้มีตัวขับเคลื่อนในสมการอุณหภูมิหรืออาจจะต้องมี “การคำนวณการถ่ายเทความร้อนแบบร่วม” (Conjugate Heat Transfer Calculation) เพื่อให้การถ่ายเทความร้อนจากผนังหรือวัตถุส่งผ่านมายังสิ่งกีดขวางนั้นทำได้ดียิ่งขึ้น

4) บทที่ 7 จะเป็นการคำนวณปัญหาการไฟลแบบสามมิติซึ่งจะเป็นการทดสอบการใช้งานสำหรับระเบียบวิธีแมตติบริดเนื่องจากว่าการส่งถ่ายพลเฉลี่ยนั้นแม้ว่าจะสามารถปรับปรุงจากกรณีสองมิตามาเป็นสามมิติได้อย่างตรงไปตรงมาก็ตามแต่สำหรับในเชิงการเขียนโปรแกรมแล้วมีความยุ่งยากและซับซ้อนอยู่พอสมควร โดยจากการทดสอบที่ได้พบว่าการไฟลแบบสามมิตินั้นมีผลกระทบต่อประสิทธิภาพของระเบียบวิธีแมตติบริดซึ่งเกิดเนื่องมาจาก การไฟลในสามทิศทางทำให้การประมาณค่าในช่วงระหว่างกริดนั้นไม่สามารถตรวจสอบทิศทางของการไฟล และ “หน่วยงาน” (Work Unit) ที่เพิ่มขึ้นสำหรับระเบียบวิธีแมตติบริดนั้น ในกรณีสองมิติอาจจะไม่มีผลกระทบมากเท่าใดนัก เพราะในแต่ละของการเขียนโปรแกรมแล้วการจองอัลเลลีย์แบบสองมิตินั้นดำเนินการบนอัลเลลีย์ในหน่วยความจำสามารถทำให้มีความต่อเนื่องกันได้ นั่นคือการภาวดีไปของตัวนี้ตัวซึ่งดำเนินการทั้งในอัลเลลีย์และในหน่วยความจำนั้นมีลักษณะที่สอดคล้องกัน ไม่มีการกระโดดไปมาระหว่างดำเนินการ

ของอัลเลอร์ในหน่วยความจำ ซึ่งมีผลกระทบต่อเวลาที่ใช้ในการคำนวณ แต่สำหรับกรณีสามมิติแล้ว การของอัลเลอร์แบบสามมิติและให้แต่ละตำแหน่งของอัลเลอร์ในหน่วยความจำติดกันมีความต่อเนื่อง กันนั้นทำได้ยาก เพราะจะนั่นการคำนวณจึงมีการกระโดดไปมาระหว่างตำแหน่งของอัลเลอร์ใน หน่วยความจำซึ่งต้องเสียเวลาส่วนหนึ่งในการกลับไปเริ่มต้นที่ตำแหน่งแรกในหน่วยความที่ดังนี้ ตัวชี้ตัวแรกของอัลเลอร์นั้นซื้อยู่ จากนั้นจึงทำการคืนหาตำแหน่งในหน่วยความจำที่ดังนี้ตัวชี้ตำแหน่ง ของอัลเลอร์ (Array) ที่ต้องการนั้นอยู่ ซึ่งเวลาที่สูญเสียไปนี้เมื่อพิจารณารวมกับหน่วยงานที่เพิ่มขึ้น ของมัลติกริดแล้วจะพบว่ามีผลกระทบต่อประสิทธิภาพในการคำนวณอย่างมาก

## 8.2 ข้อเสนอแนะ

จากบทสรุปที่ผ่านมาทำให้ทราบถึงข้อบกพร่องบางประการสำหรับวิธีการ เนื่องจาก และเทคนิคที่นำมาใช้รวมถึงการทดสอบที่ควรปฏิบัติในโอกาสต่อไป ซึ่งสิ่งต่อไป เหล่านี้มีแนวทางที่สามารถปรับปรุงให้ดีขึ้นและมีข้อมูลช่วยสนับสนุนในการดำเนินการต่อไปได้ โดยในมุมมองของผู้เขียนจึงขอเสนอแนะวิธีการและแนวทางในการดำเนินการตามลำดับหัวข้อของบทสรุปดังต่อไปนี้

- 1) การไหลดในท่อแยกรูปตัวที่นั้นเป็นปัญหาที่มีการประยุกต์ใช้งานที่สามารถพบได้ไม่ยาก ในชีวิตประจำวัน ตัวอย่างเช่น การทดสอบกันระหว่างน้ำร้อนและน้ำเย็นเพื่อให้ได้ระดับอุณหภูมิที่ต้องการซึ่งการไหลดจะเป็นการไหลดแบบปั่นป่วน จึงควรจำลองปัญหาดังกล่าวด้วยการไหลดแบบปั่นป่วนซึ่งสามารถเปรียบเทียบความถูกต้องของการคำนวณได้กับผลการทดลองของ Popp และ Sallet (1983)

- 2) ทำการคำนวณและศึกษาเชิงเปรียบเทียบแบบจำลองความปั่นป่วนต่าง ๆ กับปัญหาที่มีการไหลด การแยกไหลด และการไหลดตកกระทบ

- 3) ทำการประยุกต์ใช้การคำนวณแบบ “การถ่ายเทความร้อนร่วม” (Conjugate Heat Transfer) และประยุกต์ใช้แบบจำลองขั้นสูงสำหรับพจน์ฟลักซ์ความร้อนแบบปั่นป่วน (Turbulent Heat Flux) กับปัญหาที่มีการถ่ายเทความร้อนในโดเมนที่มีความซับซ้อน

- 4) ทำการปรับปรุงการส่งถ่ายพลานิยมระหว่างกริดด้วยการส่งถ่ายแบบต่าง ๆ ที่มีการนำเอา อิทธิพลของทิศทางการไหลดมาพิจารณาร่วม ตัวอย่างเช่น การส่งถ่ายแบบด้านลม และทำการปรับปรุง การของหน่วยความจำของอัลเลอร์ให้ตำแหน่งในการวางตัวของอัลเลอร์นั้นสอดคล้องกับตำแหน่งในหน่วยความจำเพื่อหลีกเลี่ยงการกระโดดไปมาของตัวชี้ตำแหน่งของอัลเลอร์ในหน่วยความจำ

## รายการอ้างอิง

- Ampofo, F. (2004). Turbulent natural convection in an air filled partitioned square cavity. **International Journal of Heat and Fluid Flow.** 25: 103-114.
- Ampofo, F. (2005). Turbulent natural convection of air in a non-partitioned or partitioned cavity with differentially heated vertical and conducting horizontal walls. **Experimental Thermal and Fluid Science.** 29: 137-157.
- Chen, H. and Lian, G. (1992). The numerical computation of turbulent flow in tee-junction. **Journal of Hydrodynamics.** Ser. B(4): 19-25.
- Craft, T.J., Launder, B.E. and Suga, K. (1996). Development and application of a cubic eddy-viscosity model of turbulence. **International Journal of Heat and Fluid Flow.** 17(2): 108-115.
- Drikakis, D. (1996). A parallel multiblock characteristic-based method for three-dimensional incompressible flows. **Advances in Engineering Software.** 26: 111-119.
- Durbin, P.A. Separated flow computations with  $k-\varepsilon-v^2$  Model. **AIAA Journal.** 33: 659-664.
- Jia, R. and Sundén, B. (2004). Parallelization of multiblock CFD code via three strategies for fluid flow and heat transfer analysis. **Computers & Fluids.** 33: 57-80.
- Ghia, U. Ghia, K.N., and Shin, C. (1986). High-Re solutions for incompressible flow using the Navier-Stokes equation and a multigrid method, **Journal of Computational Physics.** 48: 387-411.
- Hsieh, K.J. and Lien, F.S. (2004). Numerical modeling of buoyancy-driven turbulent flows in enclosures. **International Journal of Heat and Fluid Flow.** 25: 659-670.
- Iwai, H., Nakabe, K. and Suzuki, K. (2000). Flow and heat transfer characteristics of backward-facing step laminar flow in a rectangular duct. **International Journal of Heat and Mass Transfer.** 43: 457-471.
- Launder, B.E. and Sharma, B. I. (1974). Application of the energy-dissipation model of turbulence to the calculation of a flow near a spinning disk. **Letter in Heat and Mass Transfer.** 1: 131-138.

- Le, H., Moin, P., and Kim, J. (1997). Direct Numerical Simulation of Turbulent Flow over a backward-facing step. **Journal of Fluid Mechanics.** 330: 349-374.
- Lee, D. and Chiu, J.J (1992). Computation of physiological bifurcation flows using a patched grid. **Computer & Fluids.** 21(4): 519-535.
- Liepsch, D., Moravic, S., Rastogi, A.K. and N.S. Vlachos, N.S. (1982). Measurements and calculations of laminar flow in flow in a ninety-degree bifurcation. **Journal of Biomechanics..** 15: 473.
- Liu, J. and Shyy, W. (1996). Assessment of grid interface treatments for multiblock incompressible viscous flow computation **Computers & Fluids.** 25(8): 719-740.
- Llorente, I.M., Priet-Matias, M. and Diskin, B. (2001). A parallel multigrid solver for 3D convection and convection diffusion problems. **Parallel Computing.** 27: 1715-1741.
- Lonsdale, G. and Schuller, A. (1993). Multigrid efficiency for complex flow simulations on distributed memory machines. **Parallel Computing.** 19: 23-32.
- Launder, B.E. and Sharma, B.I. (1974). Application of the energy dissipation model of turbulence to the calculation of flow near a spinning disc. **Letters in Heat and Mass Transfer.** 1(2): 131-138.
- Markatos, N.C. and Pericleous, K.A. (1983). Laminar and turbulent natural convection in an enclosed cavity. **International Journal of Heat and Mass Transfer.** 27: 755-772.
- Menter, F.R. (1994). Two-equation eddy-viscosity models for engineering applications. **AIAA Journal.** 3(8): 1598-1605.
- Neary, V.S. and Sotiropoulos, F. (1996). Numerical investigation of laminar flow through 90-degree diversions of rectangular cross-section. **Computers & Fluids.** 25(2): 95-118.
- Nie, J.H. and Armaly, B.F. (2004). Reverse flow regions in three-dimensional backward-facing step flow. **International Journal of Heat and Mass Transfer.** 47: 4713-4720.
- Nie, J.H. and Armaly, B.F. (2004). Convection in laminar three-dimensional separated flow. **International Journal of Heat and Mass Transfer.** 47: 5407-5416.
- Patankar, S. V. and Spalding, D. B. (1972). A calculation procedure for heat, mass and momentum transfer in three-dimensional parabolic flows, **International Journal of Heat and Mass Transfer.** 15: 1787.

- Peng, S.-H. and Davidson, L. (1999). Computation of turbulent buoyant flow in enclosures with low-Reynolds-number k- $\omega$  models. **International Journal of Heat and Fluid Flow.** 20: 172-184.
- Peric, M. (1985). **A finite volume method for the prediction of three-dimensional fluid flow in complex ducts** Ph.D. Dissertation, Imperial College, UK.
- Pope, S.B. (2000). **Turbulent Flows**. New York: Cambridge University Press.
- Popp, M. and Sallet, D.W. (1983). Experimental investigation of one- and two-phase flow through a Tee-junction. In **Proceedings of the International Conference on the Physical Modeling of Multiphase Flow**. (pp 67-88). Coventry, England.
- Prasad, A.K. and Koseff, J.R. (1989). Reynolds number and end-wall effects on a lid-driven cavity flow. **Physics of Fluids.** A. 1(2): 208-218.
- Rai, M.M (1986). A Conservative treatment of zonal boundaries for euler equation calculations. **Journal of Computational Physics.** 62: 472-503.
- Sparlart, P.R. (1988). Direct Simulation of a turbulent boundary layer up to  $Re_0=1410$ . **Journal of Fluid Mechanics.** 187: 61-98.
- Versteeg, H. K. and Malalasekera, W. (1995). **An introduction to computational fluid dynamics**. Longman, Scientific & Technical.
- Rhie, C. M. and Chow, W. L. (1983). Numerical study of the turbulent flow past an airfoil with trailing edge separation. **AIAA Journal.** 21(11): 1525-1532.
- Serafino, D.D. (1997). A parallel implementation of a multigrid multiblock euler solver on distributed memory machines. **Parallel Computing.** 23: 2095-2113.
- Shih, T.H., Zhu, J., and Lumley, J.L. (1993). A Realisable Reynolds stress algebraic equation model. **NASA Technical Memorandum.** 105993.
- Sterk, M. and Trobec, R. (2003). Parallel performances of a multigrid poisson solver. In **Proceedings of the Second International Symposium on Parallel and Distributed Computing**. IEEE: Computer Society.
- Vatsa, V.N. and Wedan, B.W. (1999). Parallelization of a multiblock flow code: an engineering implementation. **Computer & Fluids.** 28: 603-614.
- Varonos, A.A and Bergeles, G.C. (2001). A multigrid method with higher-order discretization schemes. **International Journal for Numerical Methods in Fluids.** 35: 395-420.

- Wang, P. and Ferraro, R.D. (1999). Parallel multigrid finite volume computation of three-dimensional thermal convection. **Computers & Mathematics with Application: An Internal Journal.** 37: 49-60.
- Wang, Z.J. (1995). A Fully conservative interface algorithm for overlapped grids. **Journal of Computational Physics.** 122: 96-106.
- Wilcox, D.C. (1993). **Turbulence Modelling for CFD.** DCW Industries.
- Wright, J.A. and Shyy, W. (1993). A Pressure-based composite grid method for the Navier-Stokes equations. **Journal of Computational Physics.** 107: 225-238.
- Zhou, Y., Zhang, I., Staroselsky, I. and Chen, H. (2004). Numerical simulation of laminar and turbulent buoyancy-driven flows using a lattice boltzmann based algorithm. **International Journal of Heat and Mass Transfer.** 47: 4869-4879.

## ภาคผนวก ก

รายละเอียดของตัวแปรในสมการการถ่ายโอนทั่วไป

ตารางที่ ก.1 แสดงรายละเอียดตัวแปรของแต่ละสมการในสมการการถ่ายโอนทั่วไป

สมการ	$\phi$	$I^\phi$	$S^\phi$
สมการความต่อเนื่อง	$I$	0	0
<sup>1</sup> สมการโภมเมนตัม	$u_i$	$\mu + \mu_t$	$\frac{\partial}{\partial x_i} \left( p + \frac{2}{3} \rho k \delta_{ij} \right) + F_B$
สมการการถ่ายเท ความร้อน	$T$	$\frac{k}{C_p} + \frac{\mu_t}{\sigma_T}$	0
<sup>2</sup> สมการแบบจำลอง ความปั่นป่วน $k-\varepsilon$	$k$	$\mu + \frac{\mu_t}{\sigma_k}$	$P_k + G_B - \rho(\varepsilon + D_k)$
	$\varepsilon$	$\mu + \frac{\mu_t}{\sigma_\varepsilon}$	$C_{\varepsilon 1} f_1 (P_k + G_B) \frac{\varepsilon}{k} - \rho C_{\varepsilon 2} f_2 \frac{\varepsilon^2}{k} + \rho E$
<sup>2</sup> สมการแบบจำลอง ความปั่นป่วน $k-\omega$ - SST	$k$	$\mu + \sigma_k \mu_t$	$P_k + G_B - \rho \alpha^* \omega k$
	$\omega$	$\mu + \sigma_\omega \mu_t$	$\frac{C_\omega}{\mu_t} (P_k + G_B) - \rho \alpha \omega^2 + 2(1 - B_f) \frac{\rho \sigma_\omega}{\omega} \frac{\partial k}{\partial x_j} \frac{\partial \omega}{\partial x_j}$

<sup>1</sup>  $F_B = -\rho g_i (T - T_0) / T_0$  ในกรณีการไหลเนื่องจากการพาโดยธรรมชาติและเป็นศูนย์ในกรณีอื่น

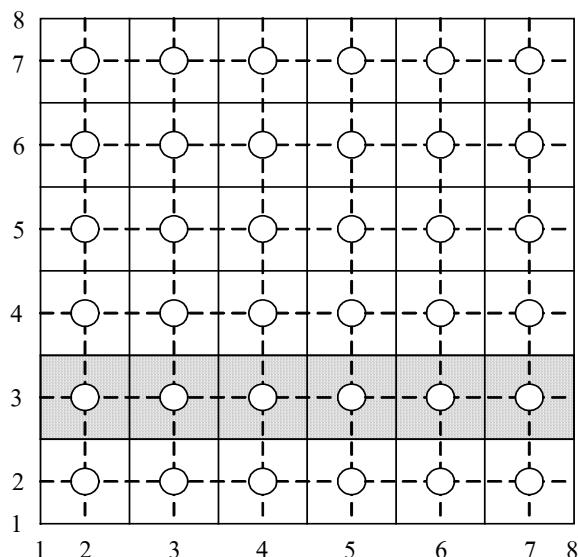
<sup>2</sup>  $G_B = 0$  ในกรณีการไหลที่ไม่เกี่ยวข้องกับการพาโดยธรรมชาติ

## ภาคผนวก ๘

ขั้นตอนวิธี TDMA (Tri-Diagonal Matrix Algorithm)

## ขั้นตอนวิธี TDMA (Tri-Diagonal Matrix Algorithm)

การคำนวณแบบทำซ้ำด้วยวิธี Jacobi และ Gauss-Seidel นั้นเป็นวิธีที่ง่ายสำหรับการเขียนโปรแกรมคอมพิวเตอร์ แต่การคำนวณเพื่อให้ได้คำตอบที่ใกล้เคียงกับผลเฉลยแม่นตรงนั้นเป็นไปด้วยความล่าช้ามากเมื่อปัญหาที่ทำการคำนวณนั้นมีขนาดใหญ่ ด้วยเหตุนี้จึงเป็นวิธีที่ไม่เหมาะสมสำหรับการคำนวณปัญหาทั่วๆ ไปทางด้านพลศาสตร์ของไอลเซิงคำนวณ การคำนวณด้วยวิธีโดยตรงอย่างเช่น “การตัดแบบเกาส์” (Gaussian Elimination) นั้น ถึงแม้ว่าจะเป็นวิธีที่สามารถลดเวลาที่ใช้ในการคำนวณได้ก็ตามแต่เป็นวิธีที่ไม่เหมาะสมสำหรับการคำนวณปัญหาทางด้านของไอลซึ่งเป็นที่ทราบกันดีว่าวิธีโดยตรงนั้นจะต้องทำการเก็บสัมประสิทธิ์ของตัวแปรที่เกี่ยวข้องไว้ทั้งหมดซึ่งทำให้สิ้นเปลืองหน่วยความจำเป็นอันมาก และยังไปกว่านั้นการคำนวณทางด้านพลศาสตร์ของไอลด้วยระเบียนวิธีปริมาตรจำกัด (Finite Volume Method) นั้นทำให้ได้ระบบสมการที่มีสัมประสิทธิ์เป็นศูนย์เกือบทั้งหมด ซึ่งการเก็บค่าสัมประสิทธิ์ที่เป็นศูนย์นี้ไว้จึงดูไม่คุ้มค่ากับปริมาณหน่วยความจำที่ต้องเสียไป Thomas (1979) (อ้างถึงใน Versteeg และ Malalasekera [1995]) ได้พัฒนาเทคนิคการคำนวณที่เรียกว่า TDMA (Tri-Diagonal Matrix Algorithm) ซึ่งก็คือการแก้ด้วยวิธีโดยตรงในกรณีหนึ่งมิติ แต่ก็สามารถประยุกต์ใช้กับกรณีปัญหาหลายมิติได้ดังจะกล่าวต่อไป



รูปที่ ข.1 แสดงปริมาตรควบคุมแบบสองมิติ

โดยวิธีนี้นิยมใช้กันอย่างแพร่หลายในการคำนวณทางค้านพลศาสตร์ของไอลเพราเวลที่ใช้ในแต่ละขั้นตอนของวิธีนี้ไม่มากและก็มีการใช้หน่วยความจำในบริมาณที่น้อยอีกด้วยเมื่อเปรียบเทียบกับการแก้โดยตรงทั้งระบบสมการ

จากสมการพิชคณิตที่ได้จากการประมาณแปลงไม่เต็มหน่วยของสมการที่ควบคุมพฤติกรรมการไอลและการถ่ายเทความร้อน

$$a_P \phi_P = a_E \phi_E + a_W \phi_W + a_N \phi_N + a_S \phi_S + S^\phi \quad (\text{¶ 1})$$

เมื่อประยุกต์ใช้กับปริมาตรควบคุมที่มีการแรเงาตามรูปที่ ฯ.2 แล้วจะได้

$$a_{23} \phi_{23} = a_{13} \phi_{13} + a_{33} \phi_{33} + a_{22} \phi_{22} + a_{24} \phi_{24} + S_{23}^\phi \quad (\text{¶ 2})$$

$$a_{33} \phi_{33} = a_{23} \phi_{23} + a_{43} \phi_{43} + a_{32} \phi_{32} + a_{34} \phi_{34} + S_{33}^\phi \quad (\text{¶ 3})$$

$$a_{43} \phi_{43} = a_{33} \phi_{33} + a_{53} \phi_{53} + a_{42} \phi_{42} + a_{44} \phi_{44} + S_{43}^\phi \quad (\text{¶ 4})$$

$$a_{53} \phi_{53} = a_{43} \phi_{43} + a_{63} \phi_{63} + a_{52} \phi_{52} + a_{54} \phi_{54} + S_{53}^\phi \quad (\text{¶ 5})$$

$$a_{63} \phi_{63} = a_{53} \phi_{53} + a_{73} \phi_{73} + a_{62} \phi_{62} + a_{64} \phi_{64} + S_{63}^\phi \quad (\text{¶ 6})$$

$$a_{73} \phi_{73} = a_{63} \phi_{63} + a_{83} \phi_{83} + a_{72} \phi_{72} + a_{74} \phi_{74} + S_{73}^\phi \quad (\text{¶ 7})$$

จากนั้นขั้ยพจน์ที่ทราบค่าไปยังฝั่งขวาของสมการและพจน์ที่ไม่ทราบค่าไปยังฝั่งซ้ายของสมการ จะได้

$$a_{23} \phi_{23} - a_{33} \phi_{33} = a_{13} \phi_{13} + a_{22} \phi_{22} + a_{24} \phi_{24} + S_{23}^\phi \quad (\text{¶ 8})$$

$$-a_{23} \phi_{23} + a_{33} \phi_{33} - a_{43} \phi_{43} = a_{32} \phi_{32} + a_{34} \phi_{34} + S_{33}^\phi \quad (\text{¶ 9})$$

$$-a_{33}\phi_{33} + a_{43}\phi_{43} - a_{53}\phi_{53} = a_{42}\phi_{42} + a_{44}\phi_{44} + S_{43}^\phi \quad (\text{U.10})$$

$$-a_{43}\phi_{43} + a_{53}\phi_{53} - a_{63}\phi_{63} = a_{52}\phi_{52} + a_{54}\phi_{54} + S_{53}^\phi \quad (\text{U.11})$$

$$-a_{53}\phi_{53} + a_{63}\phi_{63} - a_{73}\phi_{73} = a_{62}\phi_{62} + a_{64}\phi_{64} + S_{63}^\phi \quad (\text{U.12})$$

$$a_{73}\phi_{73} = a_{63}\phi_{63} + a_{83}\phi_{83} + a_{72}\phi_{72} + a_{74}\phi_{74} + S_{73}^\phi \quad (\text{U.13})$$

และจัดให้อยู่ในรูปเมทริกซ์จะได้

$$\begin{bmatrix} a_{23} & -a_{33} & 0 & 0 & 0 & 0 \\ -a_{23} & a_{33} & -a_{43} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & -a_{33} & a_{43} & -a_{53} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & -a_{43} & a_{53} & -a_{63} & 0 \\ 0 & 0 & 0 & -a_{53} & a_{63} & -a_{73} \\ 0 & 0 & 0 & 0 & -a_{63} & a_{73} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \phi_{23} \\ \phi_{33} \\ \phi_{43} \\ \phi_{53} \\ \phi_{63} \\ \phi_{73} \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} a_{13}\phi_{13} + a_{22}\phi_{22} + a_{24}\phi_{24} + S_{23}^\phi \\ a_{32}\phi_{32} + a_{34}\phi_{34} + S_{33}^\phi \\ a_{42}\phi_{42} + a_{44}\phi_{44} + S_{43}^\phi \\ a_{52}\phi_{52} + a_{54}\phi_{54} + S_{53}^\phi \\ a_{62}\phi_{62} + a_{64}\phi_{64} + S_{63}^\phi \\ a_{83}\phi_{83} + a_{72}\phi_{72} + a_{74}\phi_{74} + S_{73}^\phi \end{Bmatrix} \quad (\text{U.14})$$

เพื่อความสะดวกจะเขียนสมາชิกของเมทริกซ์ทั้งหมดให้อยู่ในรูปอย่างง่ายเป็น

$$\begin{bmatrix} d_1 & a_1 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ b_2 & d_2 & a_2 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & b_3 & d_3 & a_3 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & b_4 & d_4 & a_4 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & b_5 & d_5 & a_5 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & b_6 & d_6 \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \phi_1 \\ \phi_2 \\ \phi_3 \\ \phi_4 \\ \phi_5 \\ \phi_6 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} c_1 \\ c_2 \\ c_3 \\ c_4 \\ c_5 \\ c_6 \end{Bmatrix} \quad (\text{U.15})$$

ขั้นตอนวิธี TDMA จะทำการกำจัดให้สมາชิกทั้งหมดที่อยู่ด้านล่างแนว диагональ (Main Diagonal) ของเมทริกซ์สัมประสิทธิ์ให้เป็นศูนย์ซึ่งจะมีขั้นตอนวิธีที่เหมือนกับการกำจัดแบบเกาส์ (Guassian Elimination) แต่ในกรณีนี้จะกระทำเฉพาะแนวแกน 3 และเท่านั้น อันดับแรกจะทำการตัด  $b_2$  ซึ่งเมื่อเขียนสมการสำหรับเมทริกซ์สัมประสิทธิ์ในแถวที่ 1 และ 2 จะได้ดังนี้

$$d_1\phi_1 + a_1\phi_2 = c_1 \quad (\text{U.16})$$

$$b_2\phi_1 + d_2\phi_2 + a_2\phi_3 = c_2 \quad (\text{U.17})$$

คูณสมการ (U.16) ด้วย  $b_2$  และคูณสมการ (U.17) ด้วย  $d_1$  จะได้

$$b_2d_1\phi_1 + b_2a_1\phi_2 = b_2c_1 \quad (\text{U.18})$$

$$b_2d_1\phi_1 + d_1d_2\phi_2 + a_2d_1\phi_3 = d_1c_2 \quad (\text{U.19})$$

จากนั้นนำสมการ (U.18) ไปลบออกจากสมการ (U.19) จะได้

$$(b_2d_1 - b_2d_1)\phi_1 + (d_1d_2 - b_2a_1)\phi_2 + a_2d_1\phi_3 = d_1c_2 - b_2c_1 \quad (\text{U.20})$$

จากนั้นหารสมการ(U. 20) ด้วย  $d_1$  จะได้

$$(d_2 - \frac{b_2a_1}{d_1})\phi_2 + a_2\phi_3 = c_2 - \frac{c_1b_2}{d_1} \quad (\text{U.21})$$

จะพบว่าสัมประสิทธิ์ที่อยู่ด้านล่างแนวทแยงหลักคำนวณสมการ (U.20) จะหายไปและเพื่อความสะดวกจะกำหนดค่าสัมประสิทธิ์สำหรับสมการ (U.21) ใหม่เป็น

$$d'_2 = d_2 - \frac{b_2a_1}{d_1} \quad (\text{U.22})$$

$$c'_2 = c_2 - \frac{c_1b_2}{d_1} \quad (\text{U.23})$$

ซึ่งเมทริกซ์ผลลัพธ์ที่เกิดจากการตัดสัมประสิทธิ์  $b_2$  จะกลายเป็น

$$\begin{bmatrix} d_1 & a_1 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & d'_2 & a_2 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & b_3 & d_3 & a_3 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & b_4 & d_4 & a_4 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & b_5 & d_5 & a_5 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & b_6 & d_6 \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \phi_1 \\ \phi_2 \\ \phi_3 \\ \phi_4 \\ \phi_5 \\ \phi_6 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} c_1 \\ c'_2 \\ c_3 \\ c_4 \\ c_5 \\ c_6 \end{Bmatrix} \quad (\text{U.24})$$

จากนั้นจะทำการตัด  $b_3$  โดยใช้สมการสำหรับสามาชิกของเมทริกซ์สัมประสิทธิ์ในແກ່ວທີ 2 ແລະ 3 ດັ່ງນີ້

$$d'_2\phi_2 + a_2\phi_3 = c'_2 \quad (\text{U.25})$$

$$b_3\phi_2 + d_3\phi_3 + a_3\phi_4 = c_3 \quad (\text{U.26})$$

ຄູນສາມາດ (U.25) ດ້ວຍ  $b_3$  ແລະ ຄູນສາມາດ (U.26) ດ້ວຍ  $d'_2$  ຈະໄດ້

$$b_3d'_2\phi_2 + a_2b_3\phi_3 = b_3c'_2 \quad (\text{U.27})$$

$$b_3d'_2\phi_2 + d'_2d_3\phi_3 + a_3d'_2\phi_4 = c_3d'_2 \quad (\text{U.28})$$

นำສາມາດ (U.27) ໄປລອບອອກຈາກສາມາດ (U.28) ຈະໄດ້

$$(b_3d'_2 - b_3d'_2)\phi_2 + (d'_2d_3 - a_2b_3)\phi_3 + a_3d'_2\phi_4 = c_3d'_2 - b_3c'_2 \quad (\text{U.29})$$

ຈະພບວ່າສັນປະສິຖິຕິທີ່ອູ່ດ້ານລ່າງແນວທແບ່ງຫຼັກສຳຮັບສາມາດໃນແກ່ວທີສາມຈະຫາຍໄປ ຈາກນັ້ນການ  
ສາມາດ (U.30) ດ້ວຍ  $d'_2$  ຈະໄດ້

$$(d_3 - \frac{a_2b_3}{d'_2})\phi_3 + a_3\phi_4 = c_3 - \frac{b_3c'_2}{d'_2} \quad (\text{U.30})$$

และกำหนดค่าสัมประสิทธิ์สำหรับสมการ (x.30) ใหม่เป็น

$$d'_3 = d_3 - \frac{a_2 b_3}{d'_2} \quad (\text{x.31})$$

$$c'_3 = c_3 - \frac{b_3 c'_2}{d'_2} \quad (\text{x.32})$$

ซึ่งเมทริกซ์ผลลัพธ์ที่ได้จากการตัด  $b_3$  เป็นดังนี้

$$\begin{bmatrix} d_1 & a_1 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & d'_2 & a_2 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & d'_3 & a_3 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & b_4 & d_4 & a_4 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & b_5 & d_5 & a_5 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & b_6 & d_6 \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \phi_1 \\ \phi_2 \\ \phi_3 \\ \phi_4 \\ \phi_5 \\ \phi_6 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} c_1 \\ c'_2 \\ c'_3 \\ c_4 \\ c_5 \\ c_6 \end{Bmatrix} \quad (\text{x.33})$$

จากนั้นทำการตัด  $b_4$ ,  $b_5$  และ  $b_6$  ด้วยวิธีการเดินซึ่งสุดท้ายจะได้เมทริกซ์ที่สามารถต่อไปยังค่าล่าง แนวทางแยงหลักเป็นสูนย์ทั้งหมดดังสมการ (x.34)

$$\begin{bmatrix} d_1 & a_1 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & d'_2 & a_2 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & d'_3 & a_3 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & d'_4 & a_4 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & d'_5 & a_5 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & d'_6 \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \phi_1 \\ \phi_2 \\ \phi_3 \\ \phi_4 \\ \phi_5 \\ \phi_6 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} c_1 \\ c'_2 \\ c'_3 \\ c'_4 \\ c'_5 \\ c'_6 \end{Bmatrix} \quad (\text{x.34})$$

จากขั้นตอนที่ได้แสดงมาข้างต้นจะพบกว่ามีเพียงสมาชิกในแนวทางแยงหลักของเมทริกซ์สัมประสิทธิ์ และสมาชิกในเมทริกซ์ผลลัพธ์เท่านั้นที่มีการเปลี่ยนแปลง และเมื่อทำการเปรียบเทียบระหว่าง สมการ (x.22) กับ (x.31) และ (x.23) กับ (x.32) แล้วจะพบว่ามีรูปแบบของดัชนีตัวห้อยที่คล้ายคลึงกัน ซึ่งสามารถเขียนดัชนีตัวห้อยให้อยู่ในรูปทั่วไปได้ดังนี้

$$\left. \begin{array}{l} d'_i = d_i - \frac{b_i a_{i-1}}{d'_{i-1}} \\ c'_i = c_i - \frac{c'_{i-1} b_i}{d'_{i-1}} \end{array} \right\} \quad i = 2, 3, \dots, 6 \quad (\text{尸.35})$$

เมื่อพิจารณาสมการ (尸.34) แล้วจะพบว่าสามารถหาค่า  $\phi_6$  ได้โดยง่ายจาก

$$\phi_6 = \frac{c'_6}{d'_6} \quad (\text{尸.36})$$

เมื่อรู้  $\phi_6$  ก็สามารถหาค่า  $\phi_5$  ได้และเมื่อรู้  $\phi_5$  ก็สามารถหาค่า  $\phi_4$  ได้และในท่านองเดียวกันก็สามารถหาค่า  $\phi_1$ ,  $\phi_2$ , และ  $\phi_3$  ได้โดยการแทนค่าขึ้นกลับโดยสามารถเขียนความสัมพันธ์ดังกล่าวให้อยู่ในรูปดังนี้ด้วยหอยโข่งทั่วไปได้ดังนี้

$$\phi_i = \frac{c'_i - a_i \phi_{i+1}}{d'_i} \quad (\text{尸.37})$$

ซึ่ง  $c'_i = c_i$  และ  $d'_i = d_i$  โดยที่  $i = 5, 4, 3, 2$  และ 1

จากขั้นตอนที่ได้แสดงมาขึ้นเป็นการหาคำตอบด้วยวิธี TDMA ในแบบหนึ่งมิติเท่านั้น การหาคำตอบสำหรับกรณีสองมิตินี้สามารถทำได้โดยการประยุกต์ใช้ขั้นตอนวิธี TDMA กับชุดข้อมูลที่อยู่ในແຄวແນວອนเดียวกัน จากนั้นก็เลื่อนไปหาคำตอบสำหรับชุดข้อมูลในແຄวແນວອนແຄลัดไปซึ่งวิธีนี้ก็คือการหาคำตอบด้วย “ขั้นตอนวิธี TDMA แบบเส้นต่อเส้น” (Line-by-Line TDMA) ยิ่งไปกว่านั้นถ้าหากทำการหาคำตอบสำหรับແຄวในແນວອนเสร็จสิ้น แล้วจากนั้นหาคำตอบสำหรับແຄวในແນວตั้งและสลับไปมา ก็จะได้ว่าเป็นการหาคำตอบด้วย “ขั้นตอนวิธี TDMA แบบเส้นต่อเส้นสลับไปมา” (Alternating Line-By-Line TDMA) ซึ่งการสลับไปมาจะช่วยให้การกระจายค่าที่ขอบเขตของโคล เมนแพร่ไปยังจุดที่อยู่ภายนอก เมนได้อย่างเท่าเทียมกัน

อย่างไรก็ตามเมื่อพิจารณาระบบสมการตามสมการ (尸.34) แล้วจะพบว่าสมาชิกของเมทริกซ์สัมประสิทธิ์ส่วนใหญ่มีค่าเป็นศูนย์ซึ่งหากทำการแก้สมการ (尸.34) ด้วยวิธีโดยตรงแล้วจะต้องทำการเก็บค่าสมาชิกของเมทริกซ์สัมประสิทธิ์ไว้ทั้งหมดซึ่งจะเป็นการสิ้นเปลืองหน่วยความจำคอมพิวเตอร์โดยไม่จำเป็น แต่ถ้าหากทำการแก้สมการ (尸.34) ด้วยขั้นตอนวิธี TDMA แล้วจะมีเพียงสามແຄวในແນວท้ายหลักเท่านั้นที่ถูกเก็บไว้ในหน่วยความจำคอมพิวเตอร์ นอกจากรูปนี้ในการสร้าง

โปรแกรมคอมพิวเตอร์สำหรับขั้นตอนวิธี TDMA นี้จะใช้เพียงตัวแปรอาร์เรย์ (Array) หนึ่งมิติ  $a$ ,  $b$  และ  $d$  สำหรับเก็บค่าเมทริกซ์สัมประสิทธิ์ และ  $c$  สำหรับเก็บค่าเมทริกซ์ผลลัพธ์เท่านั้น โดยไม่จำเป็นต้องสร้างตัวแปรสำหรับเก็บค่า  $d'$  และ  $c'$  ซึ่งสามารถใช้ตัวแปร  $d$  และ  $c$  แทนได้โดยไม่กระทบต่อผลการคำนวณ โดยเมื่อพิจารณาจากสมการ (3.5) แม้ว่า  $d_i$  และ  $c_i$  จะถูกยกเว้นค่าใหม่แล้ว ก็ตามแต่เมื่อมีการเลื่อนดัชนีตัวห้อยขึ้นไปแล้วจะพบว่าไม่มีการใช้ค่าที่  $d_{i-1}$  และ  $c_{i-1}$  อีกเลย ยิ่งไปกว่านั้นที่  $d_i$  และ  $c_i$  ที่ใช้แทนค่า  $d'_i$  และ  $c'_i$  จะถูกนำมาใช้อีกครั้งในค่าของ  $d'_{i-1}$  และ  $c'_{i-1}$  เมื่อมีการเลื่อนดัชนีตัวห้อยขึ้น และเพื่อให้สามารถทำความเข้าใจได้โดยง่าย สมการ (x.35) สามารถแสดงให้อยู่ในรูปดังนี้

$$\left. \begin{array}{l} d_i (\equiv d'_i) = d_i - \frac{b_i a_{i-1}}{d_{i-1} (\equiv d'_{i-1})} \\ c_i (\equiv c'_i) = c_i - \frac{c_{i-1} b_i}{d_{i-1} (\equiv d'_{i-1})} \end{array} \right\} \quad i = 2, 3, \dots, 6 \quad (x.36)$$

## ภาคผนวก ๑

ขั้นตอนวิธี SIMPLE (Semi-Implicit Pressure Link Equation)

## ขั้นตอนวิธี SIMPLE

สมการอนุรักษ์โมเมนตัมเมื่อเปลี่ยนไปอยู่ในรูปสมการพีชคณิตที่ผ่านกระบวนการการแปลงไม่เต็มหน่วย (Discretization Process) แล้วจะได้

$$a_p u_p = \sum a_{nb} u_{nb} + (p_w - p_e)(y_n - y_s) \quad (\text{ค.1})$$

$$a_p v_p = \sum a_{nb} v_{nb} + (p_s - p_n)(x_e - x_w) \quad (\text{ค.2})$$

ซึ่งสมการอนุรักษ์โมเมนตัมนี้จะต้องสอดคล้องกับสมการกฎอนุรักษ์มวลตามสมการนี้

$$(u_e - u_w)(y_n - y_s) + (v_n - v_s)(x_e - x_w) = 0 \quad (\text{ค.3})$$

หากค่าความดันที่ปรากฏตามสมการ (ค.1) และ (ค.2) นั้นถูกต้องก็จะทำให้ค่าความเร็วสอดคล้องตามกฎอนุรักษ์มวลในสมการ (ค.3) แต่ถ้าหากไม่ทราบค่าความดันจริงเป็นที่จะต้องมีวิธีการเพื่อจะคำนวณหาค่าความดัน ซึ่งขั้นตอนวิธี SIMPLE เริ่มต้นกระบวนการด้วยการเดาค่าความดัน  $p^*$  สำหรับสมการ (ค.1) และ (ค.2) จึงเป็นผลให้ได้ค่าความเร็ว  $u^*$  และ  $v^*$  ตามสมการ

$$a_p u_p^* = \sum a_{nb} u_{nb}^* + (p_w^* - p_e^*)(y_n - y_s) \quad (\text{ค.4})$$

$$a_p v_p^* = \sum a_{nb} v_{nb}^* + (p_s^* - p_n^*)(x_e - x_w) \quad (\text{ค.5})$$

กำหนดให้ค่าความดันปรับแก้ (Pressure Correction)  $p'$  คือผลต่างระหว่างค่าความดันที่ถูกต้อง (Correct Pressure)  $p$  และค่าความดันที่เดา (Guessed Pressure)  $p^*$  ตามสมการ

$$p = p^* + p' \quad (\text{ค.6})$$

และหากประยุกต์ใช้ความสัมพันธ์ดังกล่าวกับค่าความเร็ว ก็จะได้เป็น

$$u = u^* + u' \quad (\text{ค.7})$$

$$v = v^* + v' \quad (\text{ค.8})$$

จากนั้นนำสมการ (ค.4) และ (ค.5) ไปลบออกจากสมการ (ค.1) และ (ค.2) ตามลำดับจะได้

$$a_p(u_p - u_p^*) = \sum a_{nb}(u_{nb} - u_{nb}^*) + [(p_w - p_w^*) - (p_e - p_e^*)](y_n - y_s) \quad (\text{ค.9})$$

$$a_p(v_p - v_p^*) = \sum a_{nb}(v_{nb} - v_{nb}^*) + [(p_s - p_s^*) - (p_n - p_n^*)](x_e - x_w) \quad (\text{ค.10})$$

เมื่อประยุกต์ใช้ความสัมพันธ์ตามการ (ค.6)–(ค.8) กับสมการ (ค.9) และ (ค.10) แล้วสามารถเขียนสมการดังกล่าวได้ใหม่เป็น

$$a_p u'_p = \sum a_{nb} u'_{nb} + (p'_w - p'_e)(y_n - y_s) \quad (\text{ค.11})$$

$$a_p v'_p = \sum a_{nb} v'_{nb} + (p'_s - p'_n)(x_e - x_w) \quad (\text{ค.12})$$

หลักการสำคัญของขั้นตอนวิธี SIMPLE คือการกำหนดให้  $\sum a'_{nb} u'_{nb} = 0$  และ  $\sum a'_{nb} v'_{nb} = 0$  เพื่อระดับนั้นค่าความเร็วปรับแก้ (Velocities Correction) ในสมการ (ค.11) และ (ค.12) จะลดลงเป็น

$$u'_p = (p'_w - p'_e)(y_n - y_s) / a_p \quad (\text{ค.13})$$

$$v'_p = (p'_s - p'_n)(x_e - x_w) / a_p \quad (\text{ค.14})$$

เพื่อระดับนั้นค่าความเร็วที่ถูกต้อง (Correct Velocities) จึงเป็น

$$u_p = u_p^* + (p'_w - p'_e)(y_n - y_s) / a_p \quad (\text{ค.15})$$

$$u_e = u_e^* + \frac{(y_n - y_s)}{a_{P|_e}} (p'_P - p'_E) \quad (\text{ຄ.16})$$

$$u_w = u_w^* + \frac{(y_n - y_s)}{a_{P|_w}} (p'_W - p'_P) \quad (\text{ຄ.17})$$

$$v_P = v_P^* + (p'_s - p'_n)(x_e - x_w) / a_P \quad (\text{ຄ.18})$$

$$v_n = v_n^* + \frac{(x_e - x_w)}{a_{P|_n}} (p'_P - p'_N) \quad (\text{ຄ.19})$$

$$v_s = v_s^* + \frac{(x_e - x_w)}{a_{P|_s}} (p'_S - p'_P) \quad (\text{ຄ.20})$$

จากนั้นแทนค่าสมการ (ຄ.16), (ຄ.17), (ຄ.20) และ (ຄ.21) ลงในสมการ (ຄ.3) จะได้

$$\begin{aligned} (u_w^* - u_e^*)(y_n - y_s) + (v_s^* - v_n^*)(x_e - x_w) &= \frac{(y_n - y_s)^2}{a_{P|_e}} (p'_P - p'_E) \\ &\quad - \frac{(y_n - y_s)^2}{a_{P|_w}} (p'_W - p'_P) + \frac{(x_e - x_w)^2}{a_{P|_n}} (p'_P - p'_N) - \frac{(x_e - x_w)^2}{a_{P|_s}} (p'_S - p'_P) \end{aligned} \quad (\text{ຄ.21})$$

จัดรูปสมการใหม่และเขียนให้อยู่ในรูปแบบมาตรฐานของระบบวิธีปริมาตรจำกัดจะได้

$$a_P p'_P - (a_E p'_E + a_W p'_W + a_N p'_N + a_S p'_S) = S_m \quad (\text{ຄ.22})$$

โดยที่

$$a_E = \frac{(y_n - y_s)^2}{a_{P|_e}} \quad (\text{ຄ.23})$$

$$a_w = \frac{(y_n - y_s)^2}{a_p|_w} \quad (\text{ค.24})$$

$$a_n = \frac{(x_e - x_w)^2}{a_p|_n} \quad (\text{ค.25})$$

$$a_s = \frac{(x_e - x_w)^2}{a_p|_s} \quad (\text{ค.26})$$

$$a_p = a_e + a_w + a_n + a_s \quad (\text{ค.27})$$

$$S_m = (u_w^* - u_e^*)(y_n - y_s) + (v_s^* - v_n^*)(x_e - x_w) \quad (\text{ค.28})$$

ซึ่งกระบวนการที่กล่าวมาทั้งหมดขึ้นต้นสามารถสรุปขั้นตอนการคำนวณและเขียนเป็นผังงานได้ตามรูปที่ ค.1 แต่อย่างไรก็ตามในขั้นตอนการปรับแก้ค่าความเร็วและความดันน้ำมีความจำเป็นที่จะต้องหน่วงค่าไว้เพื่อไม่ให้การคำนวณขาดเสียภาพโดยการปรับเปลี่ยนการปรับแก้ดังนี้

$$p^{new} = p^* + \alpha_p p' \quad (\text{ค.29})$$

$$u^{new} = \alpha_u u + (1 - \alpha_u) u^{(n-1)} \quad (\text{ค.30})$$

$$v^{new} = \alpha_v v + (1 - \alpha_v) v^{(n-1)} \quad (\text{ค.31})$$

ซึ่งค่าการหน่วง (Under-Relaxation)  $\alpha_p$ ,  $\alpha_u$  และ  $\alpha_v$  มีค่าอยู่ระหว่าง 0 และ 1 โดยถ้ามีค่ามากก็จะทำให้ได้ผลการคำนวณที่เร็วขึ้นแต่มีเสียภาพในการคำนวณต่อไปขณะที่หากมีค่าน้อยก็จะทำให้ได้ผลการคำนวณที่มีเสียภาพสูงแต่จะใช้เวลาในการคำนวณนานขึ้น สำหรับค่า  $u^{(n-1)}$  และ  $v^{(n-1)}$  ที่ปรากฏในสมการ (ค.32) และ (ค.33) นั้นคือค่าที่ได้จากการอบกระทำซ้ำรอบที่แล้วในขณะที่  $n$  และ  $v$  คือค่าที่ได้จากการปรับแก้แล้วในรอบปัจจุบัน

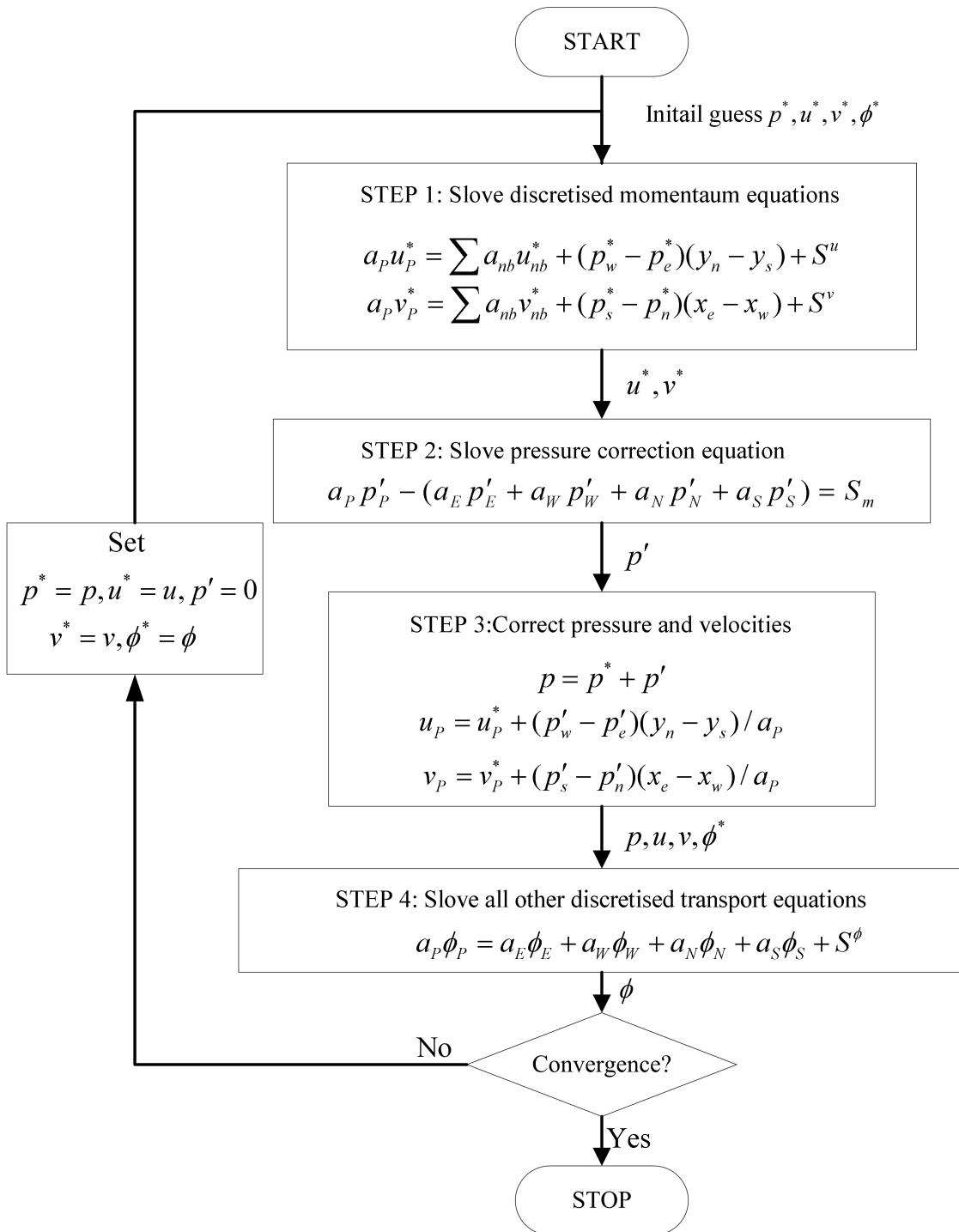
อย่างไรก็ตามเมื่อทำการพิจารณาพจน์ค่าความลาดชันของความดัน (Pressure Gradient) ตามสมการ (ค.1) และ (ค.2) แล้วจะพบว่าถ้าหากค่าของความดันมีลักษณะขึ้นลงคล้ายตารางหมากรูปซี่งนั้นหมายถึงว่ามีค่าความลาดชันที่สูงมาก แต่ค่าความลาดชันที่ได้กลับมีค่าเป็นศูนย์เมื่อทำการประมาณค่าด้วยผลต่างกลางอันดับสอง (Second-Order Central Differencing) สำหรับวิธีแก้สามารถกระทำโดยการเปลี่ยนตำแหน่งการเก็บค่าของความเร็วนกริดให้เยื่องกับตำแหน่งการเก็บค่าของความดันเพื่อให้ค่าของความดันในจุดที่ติดกันตกคร่อมปริมาตรควบคุมของความเร็วลดซึ่งการเก็บตัวแปรในลักษณะนี้จะเรียกว่าการเก็บแบบ “ระบบกริดเยื่อง” (Staggered Grid) (ดูรายละเอียดได้ใน Versteeg และ Malalasekera [1995]) แต่ถ้าเป็นการเก็บตัวแปรไว้ที่ตำแหน่งเดียวกันหรือตำแหน่งร่วม (Collocated Grid) จะใช้การประมาณค่าของ Rhee และ Chow (1983) เข้ามาช่วย จากสมการ (ค. 28)  $u_e^*$ ,  $u_w^*$ ,  $u_n^*$  และ  $u_s^*$  จะคำนวณได้จากการประมาณค่าในช่วง ซึ่งเพื่อให้ความเร็วและความดันมีความสัมพันธ์กันในทางฟิสิกส์มากขึ้น Rhee และ Chow (1983) จึงได้ทำการปรับแก้พจน์ดังกล่าวตามสมการดังต่อไปนี้

$$u_e^* = \frac{u_E - u_P}{x_E - x_P} - \left( \frac{(p_E - p_P)}{(x_E - x_P)} - \frac{\partial p}{\partial x} \Big|_e \right) \frac{(x_e - x_w)(y_n - y_s)}{a_p \Big|_e} \quad (\text{ค.32})$$

$$u_w^* = \frac{u_P - u_W}{x_P - x_W} - \left( \frac{(p_P - p_W)}{(x_P - x_W)} - \frac{\partial p}{\partial x} \Big|_w \right) \frac{(x_e - x_w)(y_n - y_s)}{a_p \Big|_w} \quad (\text{ค.33})$$

$$v_n^* = \frac{v_N - v_S}{y_N - y_S} - \left( \frac{(p_N - p_P)}{(y_N - y_P)} - \frac{\partial p}{\partial y} \Big|_n \right) \frac{(x_e - x_w)(y_n - y_s)}{a_p \Big|_n} \quad (\text{ค.34})$$

$$v_s^* = \frac{v_P - v_S}{y_P - y_S} - \left( \frac{(p_P - p_S)}{(y_P - y_S)} - \frac{\partial p}{\partial y} \Big|_s \right) \frac{(x_e - x_w)(y_n - y_s)}{a_p \Big|_s} \quad (\text{ค.35})$$



รูปที่ ค.1 แผนภาพแสดงรายเอียดขั้นตอนวิธี SIMPLE

## ภาคผนวก ง

บทความทางวิชาการที่ได้รับการตีพิมพ์เผยแพร่ในระหว่างการศึกษา

## รายชื่อบทความที่ได้รับการตีพิมพ์เผยแพร่ในระหว่างการศึกษา

- Ngiamsoongnirn, K., Juntasaro, E., Juntasaro, V. and Utthayopas, P. (2003). **Parallel computing on the Navier-Stoke solver.** In Proceedings of the 7<sup>th</sup> Annual National Symposium on Computational Science and Engineering. Bangkok, Thailand: Chulalongkorn University
- Ngiamsoongnirn, K., Juntasaro, E., Juntasaro, V. and Utthayopas, P. (2003). **Parallel computing on the Navier-Stokes solver with the multigrid method.** In Proceedings of the 17<sup>th</sup> National Mechanical Engineering Conference. Prachinburi, Thailand: Srinakarinvirot University.
- Ngiamsoongnirn, K., Juntasaro, E., Juntasaro, V. and Utthayopas, P. (2004). **A parallel semi-coarsening multigrid algorithm for solving the Reynolds-averaged Navier-Stokes equation.** In Proceedings of the 7<sup>th</sup> International Conference on High Performance Computing and Grid in Asia Pacific Region (pp 258-266). Tokyo, Japan: IEEE, Computer Society.
- Ngiamsoongnirn, K., Juntasaro, E., Juntasaro, V. and Utthayopas, P. (2004). **Parallel computation of complex geometry flow using a multi-block technique.** In Proceedings of the 8<sup>th</sup> Annual National Symposium on Computational Science and Engineering. Nakhon Ratchasima, Thailand: Suranaree University of Technology.
- Ngiamsoongnirn, K., Juntasaro, E., Juntasaro, V. and Utthayopas, P. (2006). **Parallel computation of turbulent flow over a backward-facing step.** In Proceedings of the 10<sup>th</sup> Annual National Symposium on Computational Science and Engineering. Chiang Mai, Thailand: Chiang Mai University.
- Ngiamsoongnirn, K., Juntasaro, V., Juntasaro, E. (2006). **Multigrid acceleration of three turbulence models in predicting stratified flow driven by natural convection in a square cavity.** In Proceedings of the 20<sup>th</sup> National Mechanical Engineering Conference. Nakhon Ratchasima, Thailand: Suranaree University of Technology.

- Ngiamsoongnirn, K., Juntasaro, E., Juntasaro, V. and Utthayopas, P. (2007). **Parallel computation of turbulent natural convection in an enclosure with installed partitions.** In Proceedings of the 11<sup>th</sup> Annual National Symposium on Computational Science and Engineering. Phuket, Thailand: Prince of Songkla University (Phuket Campus).
- Ngiamsoongnirn, K., Juntasaro, V., Utthayopas, P and Juntasaro, E. and. (2007). **Parallel multigrid implementation in computation of turbulent natural convection in an enclosure with installed partitions.** In Proceedings of the 21<sup>st</sup> National Mechanical Engineering Conference. Pattaya, Thailand: Royal Thai Air Force Academy.

## ประวัติผู้เขียน

นายเกียรติศักดิ์ เหงี่ยมสูงเนิน เกิดเมื่อวันที่ 3 พฤษภาคม 2520 ที่ จ. ขอนแก่น ปัจจุบันมีชื่อ อุปในทะเบียนบ้านเลขที่ 64 หมู่ 2 ต. สาระ พวนทอง อ. เกษตรสมบูรณ์ จ. ชัยภูมิ สมรสกับนางเกื้อกูล เหงี่ยมสูงเนิน (แก้วเกิด) ยังไม่มีบุตร เริ่มต้นการศึกษาในระดับประถมศึกษาชั้นปีที่ 1-6 ที่ โรงเรียน บ้านโพธิ์ (ครุรักษ์ประสิทธิ์) อ. เกษตรสมบูรณ์ จ. ชัยภูมิจากนั้นศึกษาต่อในระดับมัธยมศึกษา ชั้นปีที่ 1-6 ที่ โรงเรียนเกษตรสมบูรณ์วิทยาคม อ. เกษตรสมบูรณ์ จ. ชัยภูมิ และจบการศึกษา ในปี พ.ศ. 2539 และได้ศึกษาต่อในระดับอุดมศึกษาที่มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีสุรนารี และสำเร็จการ ศึกษาปริญญาวิศวกรรมศาสตรบัณฑิต สาขาวิชาชีวกรรมเครื่องกล ในปี พ.ศ. 2543 ภายหลังจากการ ศึกษาได้เข้าทำงานในตำแหน่งผู้ควบคุมห้องปฏิบัติการทางวิทยาศาสตร์หลักสูตรพิเศษ (ภาคภาษา อังกฤษ) ที่ โรงเรียน โภชินบูรณะ กรุงเทพมหานคร และในปี พ.ศ. 2544 ได้เข้าทำงานที่ โรงเรียน ชั้นม่วงวิทยา อ. ตาพระยา จ. สาระแก้ว ในตำแหน่งอาจารย์ (อัตราจ้าง) สอนรายวิชาฟิลิกส์และเคมี ในระดับมัธยมศึกษาตอนปลาย จากนั้นในปี พ.ศ. 2545 ได้ทำงานในตำแหน่งผู้ช่วยวิจัยของ รองศาสตราจารย์ ดร. เอกชัย จันทสาโร ซึ่ง ดร. เอกชัย จันทสาโร ได้ผลักดันให้ศึกษาต่อระดับ บัณฑิตศึกษาในคณะวิศวกรรมศาสตร์ สาขาวิชาชีวกรรมเครื่องกล ในปี พ.ศ. 2547 โดยใน ระหว่างเป็นผู้ช่วยวิจัยและศึกษาต่อในระดับบัณฑิตศึกษานั้น ได้มีการนำเสนอผลงานวิจัยทั้งใน ระดับชาติและนานาชาติซึ่งได้แสดงรายละเอียดในภาคผนวก ง.