



## รายงานการวิจัย

# ความคงทนในสมรรถนะระบบกำจัด รีโซแนนซ์การบิดเมื่อปราศจากถูกต้องแม่นยำที่เป็นเชิงเส้น (Performance Robustness of Torsional Resonance System with Nonlinearity Presence)

คณบดีผู้วิจัย

หัวหน้าโครงการ  
รองศาสตราจารย์ ดร.สราญชิล สุจิตรา<sup>1</sup>  
สาขาวิชาวิศวกรรมไฟฟ้า  
สำนักวิชาวิศวกรรมศาสตร์  
มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีสุรนารี

ผู้ร่วมวิจัย  
นายกองพัน อารีรักษ์

ได้รับทุนอุดหนุนการวิจัยจากมหาวิทยาลัยเทคโนโลยีสุรนารี ปีงบประมาณ พ.ศ.2544  
ผลงานวิจัยเป็นความรับผิดชอบของหัวหน้าโครงการวิจัยแต่เพียงผู้เดียว

## บทคัดย่อ

ระบบสองมาตรฐานเลือยที่ปราฏฎีใช้แนนซ์การบิดได้รับการทดสอบทางพลวัตไว้ก่อนแล้วสำหรับจุดปฏิบัติงานที่อัตราเร็ว 143 รอบต่อนาที ด้วยการใช้ตัวชุดเบยเซิงเส้นสำหรับอินพุตและสำหรับวิดีโอ่อนกลับ เมื่อระบบดังกล่าวถูกบังคับขยายย่างการปฏิบัติงาน โดยไม่เปลี่ยนแปลงตัวชุดเบยเซิงแสดงลักษณะไม่เป็นเชิงเส้นปราฏฎใน การตอบสนอง งานวิจัยนี้ได้ใช้วิธีค้นหาแบบตามระบุเอกสารลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้น พนว่าปราฏฎลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นแบบอินตัวเป็นตรรกุล โดยใช้การจำลองโครงสร้างของระบบให้มีลักษณะเฉพาะดังกล่าว อยู่ในวิดีโอ่อนกลับ เช่นเดียวกับปัจจุหา Lure งานวิจัยยังได้ดำเนินการวิเคราะห์ความคงทนทางสมรรถนะและทางเสถียรภาพ ทั้งด้วยวิธีคีเทอร์มินิสติกและวิธีเพื่อสุ่ม ผลการวิเคราะห์ได้ข้อสรุปว่า ระบบไม่เป็นเชิงเส้นดังกล่าวข้างต้นมีความคงทนสูงต่อความไม่แน่นอนที่ปราฏฎกันแบบจำลองของพลาณต์

## Abstract

A two-inertia system exhibiting torsional resonant phenomenon is of the interest. The system has been compensated dynamically around the 143 rpm operating point by an input- and a feedback- compensators. To better utilize the compensated system, its operating range has been extended without any redesign. The extended system exhibits nonlinear characteristics. Tabu search has been applied to identify the nonlinearity. Appearing in the feedback path as the Lure's problem, a family of saturation characteristics is found. The analyses of performance and stability robustness are also conducted via deterministic and stochastic approaches. The results confirm that the extended system is highly robust to the plant model uncertainty.

## กิตติกรรมประกาศ

ผู้จัดข้อขอบคุณศาสตราจารย์ อาร์ บาร์มิส แห่งมหาวิทยาลัยเคน്ടิวเวสเทิร์นเรชร์ฟ สหรัฐอเมริกา ที่กรุณามอบตำแหน่งนักวิจัยดีเด่น ให้ใช้รายงานการวิจัยของท่าน อันเป็นประโยชน์อย่างยิ่ง ต่องานวิจัยในส่วนของการดำเนินงานแบบเพื่อนสู่ม สำหรับวิเคราะห์ความคงทนของระบบ และขอขอบคุณ มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีสุรนารี ที่ได้สนับสนุนทุนวิจัย

## **Acknowledgement**

The author wishes to thank Professor R. Barmish at Castwestern Reserve University, USA, for his very constructive comments and kind permission to gain access to his recent research report relevant to the stochastic approach used in this project. The research support by Suranaree University of Technology is also greatly acknowledged.

## สารบัญ

	หน้า
<b>บทคัดย่อ</b>	ก
<b>Abstract</b>	ข
<b>กิตติกรรมประกาศ</b>	ค
<b>Acknowledgement</b>	ง
<b>สารบัญ</b>	จ
<b>บทที่ 1 บทนำ</b>	
1.1 กล่าวนำ	1
1.2 วัตถุประสงค์และเป้าหมายของการวิจัย	4
1.3 การจัดรูปเล่มของรายงานการวิจัย	4
<b>บทที่ 2 การระบุเอกสารก่อนที่ไม่เป็นเชิงเส้นด้วยวิธีการค้นหาแบบตาม</b>	
2.1 กล่าวนำ	6
2.2 การทดสอบระบบสองมวล	7
2.3 หลักการของวิธีการค้นหาแบบตาม	10
2.4 การทดลอง	12
2.5 สรุป	17
<b>บทที่ 3 บริบทของการวิเคราะห์ความคงทน</b>	
3.1 กล่าวนำ	18
3.2 ความไม่แน่นอนในแบบจำลอง และทฤษฎีการโภโนฟ	19
3.3 ความไม่แน่นอนแบบสุ่มและวิธีมอนติคาโรล	20
<b>บทที่ 4 การวิเคราะห์ความคงทนแบบเชิงเส้น</b>	
4.1 กล่าวนำ	23
4.2 ทฤษฎีความคงทนที่เกี่ยวข้อง	23
4.3 การวิเคราะห์และอภิปรายผล	26
4.4 สรุป	31
<b>บทที่ 5 การวิเคราะห์ความคงทนแบบไม่เชิงเส้น</b>	
5.1 กล่าวนำ	32

## สารบัญ (ต่อ)

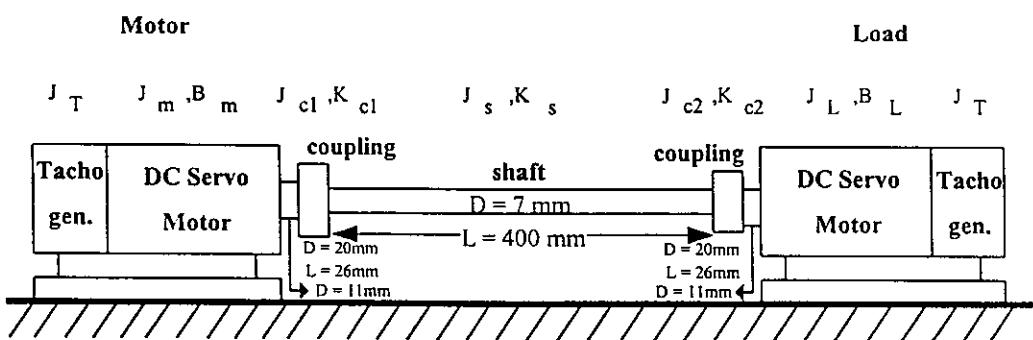
	หน้า
5.2 ทฤษฎีที่เกี่ยวข้อง	32
5.3 ความคงทนทางเสถียรภาพ	35
5.4 ความคงทนทางสมรรถนะ	39
5.5 สรุป	42
<b>บทที่ 6 ความคงทนของระบบวิเคราะห์คัววิธีมอนติคาร์โล</b>	
6.1 กล่าวนำ	43
6.2 การวินิจฉัยเสถียรภาพคงทน	44
6.3 การวินิจฉัยสมรรถนะคงทน	44
6.4 จำนวนรอบของการคำนวณคัววิธีมอนติคาร์โล	45
6.5 อัลกอริธึมมอนติคาร์โล	46
6.6 ผลและอภิปราย	48
<b>บทที่ 7 สรุปและข้อเสนอแนะ</b>	
7.1 บทสรุป	52
7.2 ข้อเสนอแนะ	54
<b>เอกสารอ้างอิง</b>	55

# บทที่ 1

## บทนำ

### 1.1 กล่าวนำ

ระบบพลวัตแบบหมุนที่มีเพลายาวเชื่อมต่อด้านกำเนิดกำลังกับมวลที่เป็นภาระ เป็นสิ่งที่พบเห็นการใช้ประโยชน์กันกว้างขวางในอุตสาหกรรม เช่น ระบบการผลิตขนาดใหญ่ แขนกล เครื่องวัดเดิน เครื่องพิมพ์ เป็นต้น รูปที่ 1.1 เป็นแผนภาพที่อาจใช้แทนระบบชิ้นที่กล่าวถึง ระบบพลวัต เช่นนี้ ประสบกับปัญหาการคิดตัวของเพลา กับปรับซึ่งส่วนทางกลต่างๆ เช่น แบร์ริง ตัวคู่คุบ เป็นต้น เมื่อใช้งานมิได้มีลักษณะสมบัติอย่างอุดมคติ จึงส่งผลให้สมรรถนะทางพลวัตของระบบไม่เรียบ โดยปรากฏเป็นการสั่นไกวความถี่สูงเก้า (superimpose) ทับลงบนรูปคลื่นของสมรรถนะทางความเร็ว ซึ่งเป็นปรากฏการณ์ของรีโซแนนซ์การบิด (torsional resonance) นอกจากจะส่งผลเสียต่อสมรรถนะทางความเร็วของระบบแล้ว จะยังทำให้ชิ้นส่วนทางกลต่างๆ มีอายุการใช้งานสั้นลง วิธีการแก้ปัญหา (ออกแบบเป็นการหลบเลี่ยงเสียงมากกว่า) ที่พบบ่อยคือจัดแบบด้วยการใช้งาน มิให้เข้าใกล้ความถี่รีโซแนนซ์ ซึ่งหมายถึงการใช้งานระบบพลวัตน์เพียง 30-40% ของสมรรถนะที่แท้จริงของระบบเท่านั้น นับเป็นการสูญเสียอย่างมาก



รูปที่ 1.1 แผนภาพแสดงระบบทางกายภาพของระบบสองมวล [1]

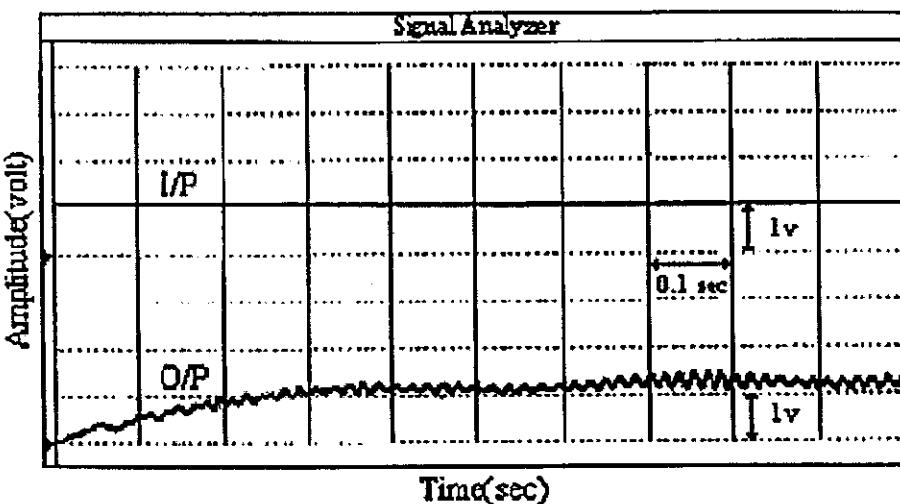
ความพยายามแก้ไขปัญหารีโซแนนซ์การบิดมีนานา เช่นที่นำเสนอโดย Waagan [22] ให้ใช้การปรับคุณลักษณะของชิ้นส่วนทางกลเพื่อเปลี่ยนค่าความถี่รีโซแนนซ์ของระบบให้สูงขึ้นไปมากๆ อย่างเช่น ให้เพิ่มน้ำดของเพลา วิธีดังกล่าวนี้เป็นการเพิ่มภาระให้มอเตอร์ สิ่งเปลี่ยนวัสดุ

และสืบเปลี่ยนพลังงานขับเคลื่อน Tai และ Kuo [23] เสนอวิธีการลดความเหลือในระบบ ใช้วงจรกรองแบบนาคความถี่ (notch filter) แนวทางลดความเหลือเป็นแนวคิดดั้งเดิม ที่อาศัยการเปลี่ยนวัสดุและการออกแบบชิ้นส่วนทางกลใหม่ นั่นหมายความว่าระบบพลวัตดังกล่าวมิใช่ระบบเดิมอีกต่อไป เพียงแต่เป็นอีกระบบทันทีที่ทำงานได้คล้ายของเดิม ส่วนการใช้วงจรกรองแบบนาคความถี่นั้นอาจไม่ประสบผลดี เมื่อใช้งานระบบไประยะหนึ่ง โอกาสที่ความถี่ริโซแนนซ์จะเลื่อนมีอยู่สูงมาก

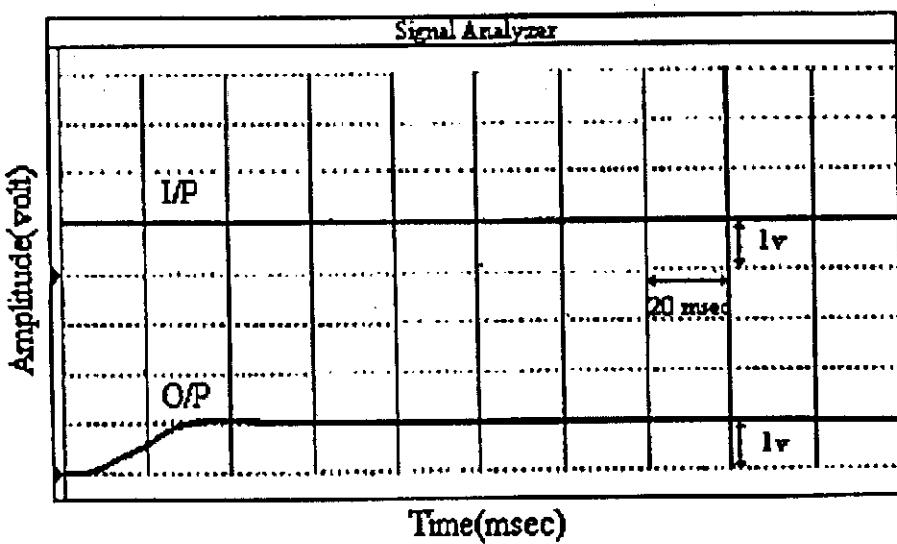
ในช่วงทศวรรษ 90 ริโซแนนซ์การบิดกลับมาเป็นหัวเรื่องวิจัยพัฒนาที่สนใจของกลุ่มนักวิจัยอีกรึ่งหนึ่ง [24-27] เป็นที่น่าสังเกตว่าในยุคนี้ ผู้วิจัยต่างๆ ล้วนพยายามใช้เทคนิคการแก้ไขปัญหาที่ซับซ้อน การสร้างอุปกรณ์ชุดเซริริโซแนนซ์การบิดพึงพาไมโครโพรเซสเซอร์สมรรถนะสูงซึ่งเป็น DSP 16 บิตเสียส่วนมาก แม้ว่าจะได้ผลดีในการกำจัดริโซแนนซ์การบิด แต่ก็เท่ากับเป็นการผลักภาระให้กับเทคโนโลยีขั้นสูง โดยให้ผู้ใช้เทคโนโลยีเป็นผู้แบกรับค่าใช้จ่าย

ผู้วิจัยมีความเชื่อว่า การแก้ปัญหาริโซแนนซ์การบิดสามารถทำได้ โดยใช้เทคโนโลยีพื้นๆ ของอนาคตอิเล็กทรอนิกส์ หากปฏิบัติอย่างเหมาะสม จึงเป็นจุดเริ่มต้นของงานวิจัยที่เป็นพื้นฐานของงานวิจัยตามโครงการนี้ ซึ่งผู้วิจัยและคณะได้ดำเนินการแล้วเสร็จ จากผลงานวิจัยข้างต้นนี้ [1] จึงทราบว่าลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นของอุปกรณ์ต่างๆ ในระบบเรื่น օปเปอเรนปี วงจรขับมอเตอร์ เป็นต้น มีบทบาทสำคัญมากต่อสมรรถนะของระบบควบคุม หากพยายามจะใช้งานระบบพลวัตนี้ตลอดย่านเบนคิว ผลกระทบจากลักษณะเฉพาะอันไม่เป็นเชิงเส้นนี้ กลับมิได้รับความสนใจเท่าที่ควรและมิได้กล่าวถึงไว้ในงานวิจัยที่ปรากฏมาก่อนแล้ว [24-27] งานวิจัยตามโครงการนี้ จึงมุ่งไปที่ประดิษฐ์ของการวิเคราะห์ว่าลักษณะเฉพาะอันไม่เป็นเชิงเส้นนั้น ส่งผลอย่างไรบ้างต่อสมรรถนะและเสถียรภาพของระบบที่มีการชดเชยเพื่อแก้ไขปัญหาริโซแนนซ์การบิดอยู่แล้ว

จากความเชื่อที่ว่าจะต้องมีวิธีการแก้ปัญหาริโซแนนซ์การบิดได้อย่างไม่ซับซ้อนมากนัก ผู้วิจัยและคณะจึงได้เริ่มต้นงานศึกษาวิจัยระบบพลวัตสองมาตรฐานตั้งแต่ พ.ศ. 2540 จนกระทั่งปัจจุบัน สามารถพัฒนาตัวชุดเซย์ป้อนกลับ และตัวชุดเซย์อินพุต มีอันดับสามและสร้างตัวยอปเปอเรนปี, R, C ตามโครงสร้างไบคิวอด (bi-quad) การออกแบบใช้เทคนิคการวางแผนตำแหน่งโพลและซีโร่ที่มีความคงทน [28,29] โดยระบบควบคุมมีโครงสร้างสองระดับความอิสระ (2-DOF) ระบบควบคุมที่พัฒนาขึ้น ณ ปัจจุบัน หากใช้งานภายใต้ขอบเขตความเป็นเชิงเส้น ให้ผลดีมากต่อการกำจัดริโซแนนซ์การบิด ดังจะเห็นได้จากการทดสอบระบบให้คิดตามอินพุตขั้นบันไดที่แสดงไว้ในรูปที่ 1.2 และ 1.3 เป็นการเปรียบเทียบ สำหรับระบบก่อนและหลังที่มีการแก้ปัญหาริโซแนนซ์การบิด ระบบหลังจากที่มีการแก้ปัญหาแล้วมีแบบคิวท์กราวจีนถึง 30 เท่าของเดิม



รูปที่ 1.2 ผลตอบสนองต่ออินพุตขั้นบันไดของระบบก่อนได้รับการแก้ปัญหา



รูปที่ 1.3 ผลตอบสนองอินพุตขั้นบันไดของระบบที่มีการแก้ปัญหาแล้ว

การวิเคราะห์ความคงทนในสมรรถนะของระบบ ดำเนินการในขั้นตอนด้วยการเดินแบบด้วยคอมพิวเตอร์ อาศัยการปรับเปลี่ยนสัมประสิทธิ์ในแบบจำลองเป็นช่วง (interval plant)  $\pm 30\%$  ความคงทนในเสถียรภาพได้รับการทดสอบโดยวิธีเซกเมนต์ CB (CB Segment) อาศัย พุ่น้ำมาริโทอนอฟที่มีการปรับปรุงอย่างเหมาะสม (modified Kharitonov's polynomial) [12,30] แม้ว่าผลการทดสอบระบุถึงความคงทนของสมรรถนะและเสถียรภาพ มิอยู่ในระบบที่ได้รับการแก้ปัญหาระบบที่

แผนที่แล้ว ภายในขอบเขตที่น่าพึงพอใจ แต่ความจำเป็นยังมีอยู่ที่จะต้องวิเคราะห์ในรายละเอียด โดยเฉพาะอย่างยิ่งเมื่อมีลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นปราฏในระบบ เป็นประเด็นสำคัญของโครงการวิจัยนี้

## 1.2 วัตถุประสงค์และเป้าหมายของการวิจัย

โครงการวิจัยนี้มีวัตถุประสงค์ อันดับแรก เพื่อพยากรณ์ขยายตัวการทำงานของระบบ ที่มีการแก้ปัญหาริโโคนซ์การบิดไว้แล้วโดยคอมพิวเตอร์ผู้วิจัย ทั้งนี้จะได้เป็นการใช้ประโยชน์สิ่งประดิษฐ์ทางวิศวกรรม ให้เกิดประโยชน์อย่างคุ้มค่าสูงสุด การขยายตัวการทำงานนี้จะส่งผลให้ระบบปราฏความไม่เป็นเชิงเส้น และเพื่อเป็นการรองรับความพยายามในการใช้ประโยชน์ดังกล่าว โครงการที่สมรรถนะและเสถียรภาพซึ่งเป็นตัวดำเนินการ ซึ่งนับเป็นวัตถุประสงค์หลักอีกประการหนึ่ง การดำเนินงานจะเป็นไปในรูปแบบของการวิเคราะห์ความคงทน(robustness analysis) ดังนั้นอาจกล่าวได้ว่า เป้าหมายของโครงการวิจัยนี้ที่มีการดำเนินงานไปตามลำดับ มีดังต่อไปนี้

- ทดสอบระบบพลวัตสองมวลที่มีการขยายตัวการทำงาน คำสั่งให้ระบบดำเนินงานมีลักษณะเป็นสัญญาณขั้นบันไดที่ระดับต่างๆกัน และบันทึกสมรรถนะทางความเร็วของระบบ
- วิเคราะห์สมรรถนะที่บันทึกได้ในขั้นต้น และดำเนินงานระบุเอกสารลักษณ์ (identification) ลักษณะเฉพาะที่ไม่เป็นเชิงเส้นของระบบ
- ดำเนินการวิเคราะห์ความคงทนของระบบด้วยวิธีเดเทอร์มินิสติก (deterministic method) การวิเคราะห์จะอาศัยตระกูลพุ่นน้ำมาริโนฟ ซึ่งจะต้องคำนึงถึงสมรรถนะคงทน (robusted performance) และเสถียรภาพคงทน (robusted stability) โดยดำเนินงานทั้งระบบเมื่อขึ้นเป็นเชิงเส้น และไม่เป็นเชิงเส้น
- ดำเนินการวิเคราะห์ความคงทนของระบบด้วยวิธีเพื่อนสุ่ม (stochastic robustness) ที่มีแนวทางการปฏิบัติเป็นการจำลองสถานการณ์แบบอนติคาโรโล (Monte Carlo simulation) หรือที่อาจเรียกว่า “วิธีมอนติคาโรโล” อย่างไรก็ตาม เนื่องจากวิธีการนี้เป็นแนวทางที่ค่อนข้างใหม่นักกับวิทยาการระบบควบคุม การดำเนินงานจึงจำกัดอยู่แต่เพียงกับระบบเชิงเส้นเท่านั้น

## 1.3 การจัดรูปเล่มของรายงานการวิจัย

รายงานการวิจัยนี้ประกอบด้วย 7 บท นอกจากบทที่ 1 ซึ่งเป็นบทนำนี้แล้ว บทอื่นๆมีเนื้อหาดังต่อไปนี้

บทที่ 2 อธิบายถึงการทดสอบระบบพลวัตสองมวล เมื่อมีการขยายตัวการทำงานและแสดงรายละเอียดการระบุเอกสารลักษณ์ เพื่อหาแบบจำลองไม่เป็นเชิงเส้นที่เหมาะสม

บทที่ 3 ก่อตัวถึงกรอบแนวคิดของการดำเนินงานวิเคราะห์ความคงทนของระบบ

บทที่ 4 มีเนื้อหาที่เป็นรายละเอียดการวิเคราะห์ความคงทนในระบบ เมื่อขั้นพิจารณาว่า ระบบเป็นเชิงเส้น และดำเนินการคัววิชีดีเทอร์มินิสติก

บทที่ 5 มีเนื้อหาที่เป็นรายละเอียดการวิเคราะห์ความคงทนในระบบ เมื่อพิจารณาว่า ระบบเป็นระบบไม่เชิงเส้น และดำเนินการคัววิชีดีเทอร์มินิสติก

บทที่ 6 มีเนื้อหาที่เป็นรายละเอียดการวิเคราะห์ความคงทนคัววิชีมอนติคาร์โล

บทที่ 7 เป็นบทสรุปและข้อเสนอแนะ

## บทที่ 2

### การระบุเอกสารลักษณ์ไม่เป็นเชิงเส้นด้วยวิธีการค้นหาแบบตาม

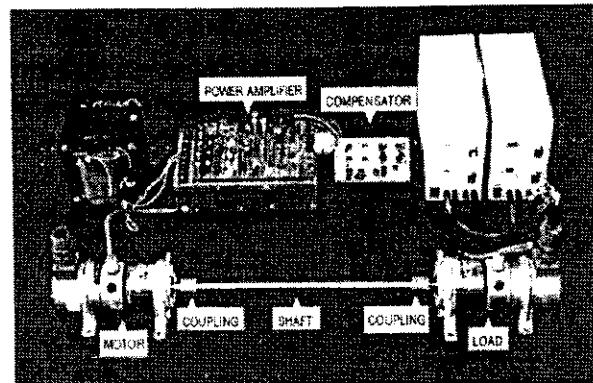
#### 2.1 กล่าวนำ

การแก้ปัญหารีโซแนนซ์การบิดสามารถทำได้โดยใช้เทคโนโลยีพื้นฐานของอนาคตอีกเช่นกัน หากปฏิบัติอย่างเหมาะสม จึงเป็นจุดเริ่มต้นของงานวิจัยที่เป็นพื้นฐานของงานวิจัยนี้ ซึ่งผู้วิจัยและคณะได้ดำเนินการแล้วเสร็จ โดยเนื่องงานของงานวิจัยดังกล่าวได้เสนอแนวทางแก้ไขปัญหาด้วยการขาดแซยทางพลวัตบนரากฐานของทฤษฎีระบบควบคุมคงทัน ออกแบบด้วยการกำหนดตำแหน่งโพล-ซีโร่ เพื่อกำจัดรีโซแนนซ์การบิดในระบบ 2 มวลความเหลือ โครงสร้างของระบบควบคุมเป็นชนิด 2 ระดับความอิสระ[1] จากผลงานวิจัยข้างต้นทราบว่าลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นของอุปกรณ์ต่างๆ ในระบบ เช่น ออนปแอนปี วงจรขั้นตอนเตอร์ เป็นต้น มีบทบาทสำคัญมาก ต่อสมรรถนะของระบบควบคุม หากพยาหานจะใช้งานระบบพลวัตนั้นตลอดย่านแบบคิวชิค ดังนั้น ในบทนี้จึงมุ่งไปที่การหาแบบจำลองของลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้น เพื่อนำแบบจำลองดังกล่าวไปพิจารณาว่าลักษณะอันไม่เป็นเชิงเส้นนั้น ส่งผลอย่างไรต่อสมรรถนะและเสถียรภาพของระบบที่มีการขาดแซยเพื่อแก้ไขปัญหารีโซแนนซ์การบิดอยู่แล้ว

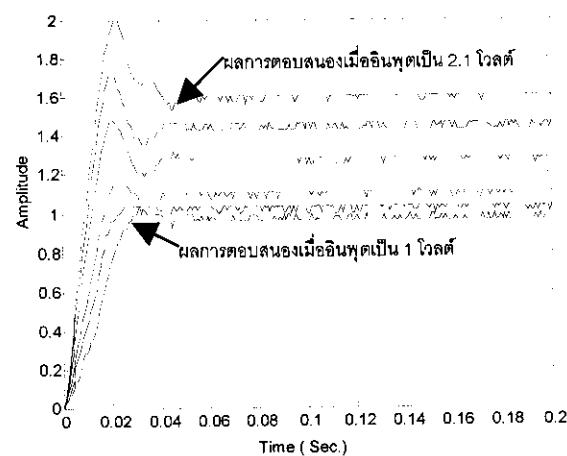
การค้นหาลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นนั้นถือว่าเป็นเรื่องยากที่จะคาดเดาได้ว่าจะมีรูปร่างอย่างไรและประภากลุ่มนี้ที่ตำแหน่งใดของระบบ งานวิจัยตามโครงการนี้จะเสนอวิธีการหาลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นด้วยวิธีการทางปัญญาประดิษฐ์ ซึ่งมีอยู่หลายวิธีด้วยกัน เช่น Evolutionary Programming, Genetic algorithm, Tabu search เป็นต้น แต่งานวิจัยนี้ได้เลือกวิธีการค้นหาแบบตามซึ่งเป็นวิธีการที่ใช้เวลาในการค้นหาคำตอบได้รวดเร็วและให้คำตอบได้ใกล้กับจุดคำตอบที่ดีที่สุด (near global) ถ้าเทียบกับวิธีการค้นหาแบบอื่นๆ [2, 3, 6, 10] การนำวิธีการค้นหาแบบตามเพื่อทำการค้นหาลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นจำเป็นต้องอาศัยข้อมูลที่ได้จากการทดสอบระบบสองมวลเพื่อใช้เป็นแนวทางในการกำหนดเส้นทางของการค้นหาคำตอบ ว่าจะมีทิศทางไปทางใด ดังนั้นบทนี้จะเสนอถึงวิธีการค้นหาลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นด้วยวิธีการค้นหาแบบตาม ซึ่งผลที่ได้เป็นที่น่าพอใจ ให้ผลการตอบสนองของระบบที่อาศัยการจำลองสถานการณ์ด้วยคอมพิวเตอร์ มีลักษณะใกล้เคียงกับผลการทดสอบจริงเป็นอย่างมาก

## 2.1 การทดสอบระบบส่องมวล

งานวิจัย [1] ที่ได้เสนอแนวทางแก้ไขปัญหาเพื่อกำจัดรีโซแนนซ์การบิดในระบบ 2 มวลด ความถี่อย่างด้วยการซัดเซยทางพลวัตบนรากฐานของทฤษฎีระบบควบคุมคงทัน ออกแบบด้วยการกำหนดตำแหน่งโพล-ซีโร่ ตัวซัดเซยให้สมรรถนะในการกำจัดรีโซแนนซ์และให้ผลการตอบสนองที่รวดเร็วน่าพึงพอใจ แต่การใช้งานของระบบดังกล่าวจำกัดไว้ที่ความเร็วรอบ 143 rpm เนื่องจากถูกจำกัดด้วยความอิมตัวแบบไม่เป็นเชิงเส้นของช่วงขับมอเตอร์ การพิจารณาระบบเพื่อคืนหาลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้น สิ่งแรกที่ควรกระทำคือ การทดสอบระบบส่องมวล ดังรูปที่ 2.1 เพื่อนำข้อมูลดังกล่าวไปใช้ในการคืนหาลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้น ด้วยวิธีการคืนหาแบบตาม

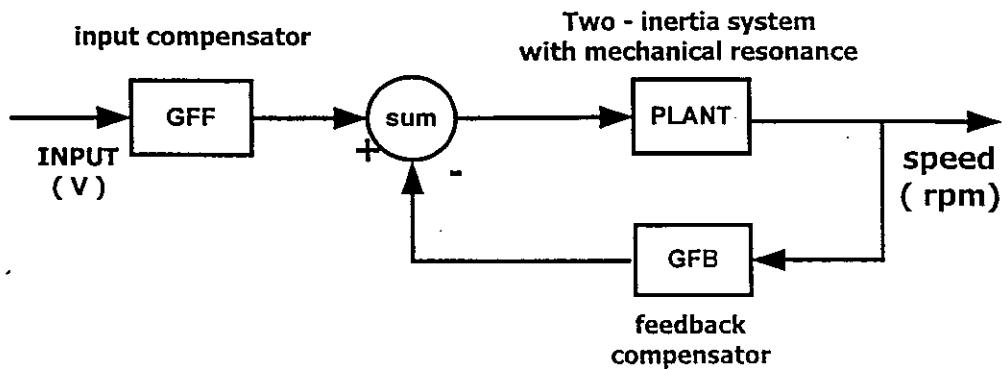


รูปที่ 2.1 แสดงระบบส่องมวลที่จัดสร้างขึ้นและส่วนประกอบต่างๆ ที่ใช้ในการทดลองของงานวิจัยที่ได้ทำไว้แล้ว [1]



รูปที่ 2.2 รูปสัญญาณเอาต์พุตที่ได้จากการทดสอบ

ผลการทดสอบระบบสองมวลความเรือย แสดงดังรูปที่ 2.2 อาจสังเกตจากผลการทดสอบได้ว่า เมื่อมีการขยายย่านการทำงานของระบบดังกล่าว ระบบมีความไม่เป็นเชิงเส้นค่อนข้างสูงอย่างไรก็ตาม เพื่อเป็นการยืนยันสมมติฐานดังกล่าวจึงทำการเปรียบเทียบผลการทดลองในรูปที่ 2.2 กับผลการจำลองสถานการณ์ด้วยคอมพิวเตอร์อาศัยแบบจำลองดังความสัมพันธ์ในรูปที่ 2.3



รูปที่ 2.3 บล็อกไซโอดวงแกรนของระบบสองมวลที่สร้างขึ้น

จากรูปที่ 2.3 ฟังก์ชันถ่ายโอนของระบบสองมวล, ตัวชดเชยวิถีไปหน้า และตัวชดเชยวิถีป้อนกลับใช้ค่าต่างๆดังนี้ [1]

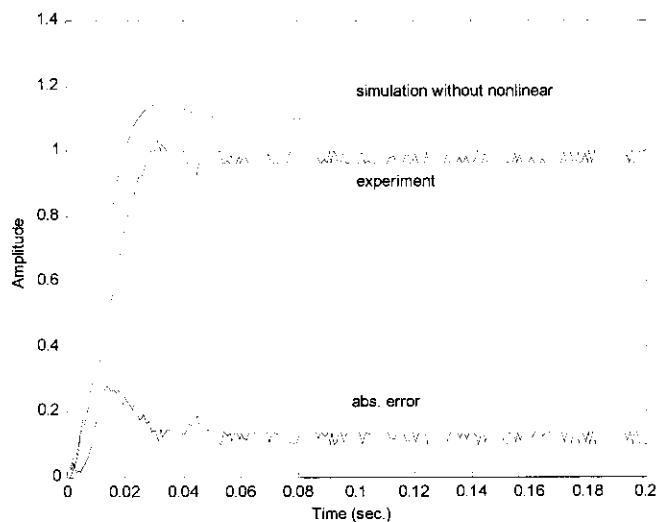
$$G_P(s) = \frac{1.325 * 10^6}{s^3 + 13.388s^2 + 16.297 * 10^4s + 73.117 * 10^4} \quad (2-1)$$

$$G_{FF}(s) = 15.093 \frac{s^3 + 6 * 10^3s^2 + 1.2 * 10^7s + 8 * 10^9}{s^3 + 7.186 * 10^3s^2 + 19.160 * 10^6s} \quad (2-2)$$

$$G_{FB}(s) = \frac{16.84 * 10^3s^3 + 69.67 * 10^5s^2 + 14.98 * 10^8s + 12.07 * 10^{10}}{s^3 + 7.18 * 10^3s^2 + 19.16 * 10^6s} \quad (2-3)$$

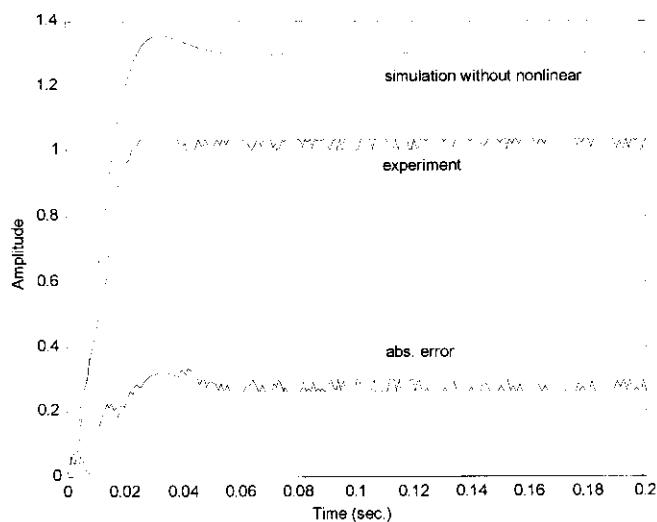
ผลการเปรียบเทียบระหว่างข้อมูลที่ได้จากการทดสอบดังรูปที่ 2.2 กับผลการจำลองสถานการณ์ด้วยคอมพิวเตอร์อาศัยแบบจำลองดังความสัมพันธ์ (2-1) (2-2) และ (2-3) นำมาสร้างเป็นแบบจำลองของระบบตามรูปที่ 2.3 ผลการเปรียบเทียบแสดงดังนี้

### อินพุตเท่ากับ 1.1 โวลต์



รูปที่ 2.4 การเปรียบเทียบผลการทดสอบจริงกับผลที่ได้จากการจำลองด้วยคอมพิวเตอร์ ที่แรงดันอินพุตเท่ากับ 1.1 โวลต์

### อินพุตเท่ากับ 1.3 โวลต์



รูปที่ 2.5 การเปรียบเทียบผลการทดสอบจริงกับผลที่ได้จากการจำลองด้วยคอมพิวเตอร์ ที่แรงดันอินพุตเท่ากับ 1.3 โวลต์

จากผลการเปรียบเทียบดังรูปที่ 2.4 และ 2.5 พบว่าผลการทดสอบจริงกับผลการจำลองสถานการณ์ด้วยคอมพิวเตอร์มีค่าความความคลาดเคลื่อนค่อนข้างมาก สาเหตุเนื่องมาจากผลของความอิ่มตัวของอุปกรณ์ต่างๆของระบบ ดังนี้

- การอิ่มตัวของอุปกรณ์ในส่วนของตัวชุดเซย์วิสต์ไปหน้าและตัวชุดเซย์วิสต์ป้อนกลับ [5]
- การอิ่มตัวของสถานะแม่เหล็กในมอเตอร์ [8]
- เนื่องจากอุปกรณ์ที่ใช้ในการทดสอบ เป็นอุปกรณ์ชุดเดียวกับงานวิจัย [1] ซึ่งแสดงดังรูปที่ 2.1 ประกอบไปด้วย ดีซี เซอร์โวมอเตอร์ 2 ตัวของบริษัท ซันโย เดนกิ ( Sanyo Denki Co., Ltd ) รุ่น U178T ซึ่งมีทางโภคินิเตอร์ต่อคู่กวนอยู่ด้วย พนาวกับตัวขับ ( driver ) รุ่น PDT-203-30 ของบริษัทเดียว กัน วงจรขยายกำลังของอุปกรณ์ดังกล่าวมีระบบนำร่องโดยตัดตอนสัญญาณอินพุตไม่ให้เกินระดับ ไดร์คันหนึ่ง เพื่อป้องกันไม่ให้มอเตอร์เกิดความเสียหาย

จากเหตุผลที่กล่าวมาข้างต้น สรุปได้ว่า ถ้าต้องการที่จะพยาบานใช้งานระบบพลวัตของงาน วิจัยที่ได้ทำไว้แล้วให้ใช้งานได้ตลอดยามแน่นอน จะพบกับปัญหาเนื่องมาจากการลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้น ดังนั้นในหัวข้อต่อไปจะกล่าวถึงการค้นหาลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นด้วยวิธีการค้นหาแบบตาม เพื่อที่จะได้นำแบบจำลองที่ได้จากการวิธีการค้นหาดังกล่าวไปวิเคราะห์ถึงผลกระทบต่อสมรรถนะและเสถียรภาพต่อไป

## 2.3 หลักการของวิธีการค้นหาแบบตาม

วิธีการค้นหาแบบตาม เป็นวิธีการที่นำมาระบุค์ไว้ใช้งานกับการแก้ปัญหาสำหรับงานที่ต้องการค้นหาคำตอบที่ดีที่สุด ได้อย่างมีประสิทธิภาพทั้งด้านความแม่นยำในการหาคำตอบและความเร็วในการค้นหา แต่อย่างไรก็ตามยังไม่ค่อยพนห์เนินการนำวิธีการค้นหาแบบตามมาประยุกต์ใช้กับการระบุเอกสารลักษณะของระบบมากนัก งานวิจัยนี้จึงเลือกที่จะนำวิธีการดังกล่าวมาประยุกต์ใช้ในการค้นหาหารามิเตอร์ของลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นชนิดอิ่มตัว ที่ปรากฏอยู่ในระบบสองนวลดความเสี่ยง ที่ประกอบด้วยตัวชุดเซย์ชั่งทำหน้าที่กำจัดริโซแนนซ์การบิดคั่งที่ได้ก่อตัวไว้แล้ว หลักการของวิธีการค้นหาแบบตาม อธิบายไว้พอดังเบื้องต้นนี้

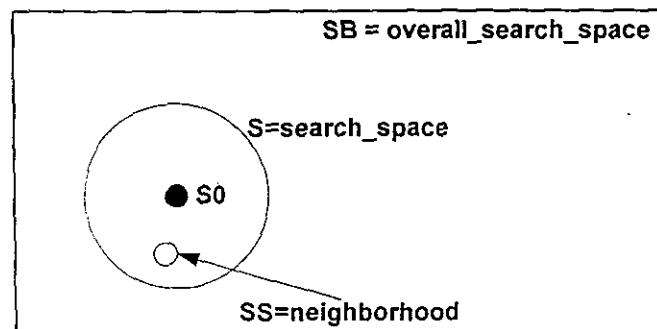
### 2.3.1 องค์ประกอบของวิธีการค้นหาแบบตาม

องค์ประกอบของวิธีการค้นหาแบบตามที่แตกต่างจากวิธีการค้นหาแบบอื่นๆ คือ มีเกณฑ์ความเป็นตาม ( tabu list criteria ) และ มีเกณฑ์ความปรารถนา ( aspiration criteria ) ซึ่ง

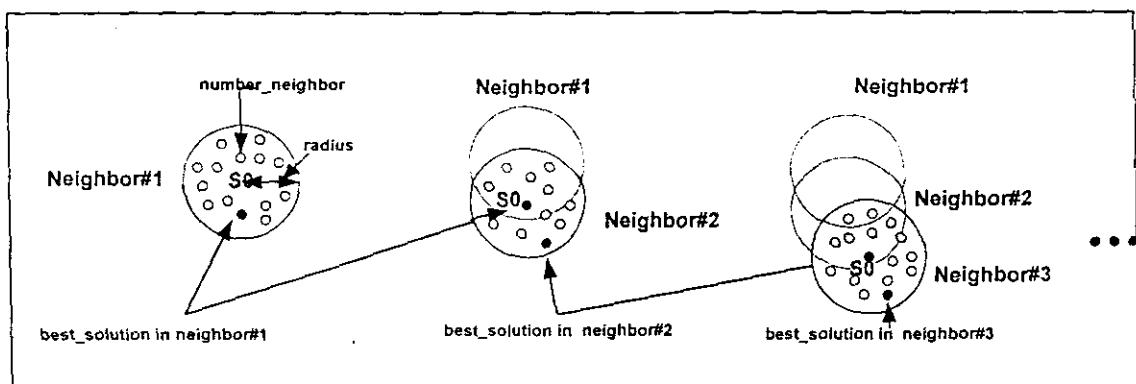
- “เกณฑ์ความเป็นตาม” เป็นส่วนที่คอยเก็บข้อมูลของคำตอบในอดีตของกระบวนการค้นหา นั้นๆ เพื่อเป็นตัวกำหนดการค้นหาคำตอบว่าจะมีพิสัยทางไปทางใด หลักการออกแบบเกณฑ์ความเป็นตาม จะมีลักษณะแตกต่างกันออกไป ขึ้นอยู่กับปัญหาแต่ละชนิด

- “เกณฑ์ความปรารถนา” เป็นเงื่อนไขที่จะใช้ในบางครั้งที่จำเป็นจะต้องเลือกคำตอบที่อยู่ในเกณฑ์ความเป็นดานู งานบางชนิดที่ปัญหาไม่รับซ้อนไม่จำเป็นต้องพึงส่วนนี้ได้ เพียงแค่อาศัยเกณฑ์ความเป็นดานู ก็เพียงพอในการค้นหาคำตอบที่ดีที่สุดได้

### 2.3.2 อธิบายกลไกการทำงานของวิธีการค้นหาแบบดานู



รูปที่ 2.6 ลักษณะของขอบเขตที่ใช้ในการค้นหาคำตอบ



รูปที่ 2.7 ภาพอธิบายการทำงาน

หลักการทำงาน

ขั้นตอนที่ 1 โหลดข้อมูลจริงที่ได้จากการทดลอง

ขั้นตอนที่ 2 กำหนดค่า  $S_0$  ซึ่งเป็นคำตอบที่เป็นไปได้ทั้งหมดที่อยู่ใน  $overall\_search\_space$  ดังรูปที่ 2.6 และ 2.7 โดยทำการหาค่า  $S_0$  จากการสุ่มคำตอบ

**ขั้นตอนที่ 3 เริ่มต้นจากคำตอบที่มีอยู่** โดยกำหนดให้คำตอบที่มีอยู่เป็นคำตอบที่ดีที่สุด  $\text{best\_neighbor} = S_0$  และค่า  $\text{cost}$  ของคำตอบที่ดีที่สุดกำหนดให้เป็น  $\text{best\_error}$  ซึ่งค่าดังกล่าวได้จากฟังก์ชันตรวจสอบค่าความคลาดเคลื่อน ในงานวิจัยนี้ ค่า  $\text{cost}$  คือ ค่าความคลาดเคลื่อนระหว่างข้อมูลที่ได้จากการทดลองจริงกับข้อมูลที่ได้จากการจำลองระบบด้วยคอมพิวเตอร์ แสดงว่าการค้นหาคำตอบจะทำไปเรื่อยๆ จนได้ค่า  $\text{cost}$  น้อยที่สุดตามที่ต้องการ

**ขั้นตอนที่ 4 จาก  $S_0$  ดำเนินการเคลื่อนย้ายในลักษณะสุ่มเท่ากับจำนวน  $\text{number\_neighbor}$  ในขอบเขตของ  $\text{search\_space}$  ซึ่งค่าดังกล่าวขึ้นอยู่กับค่า  $\text{radius}$**

**ขั้นตอนที่ 5 คำนวณหาค่า  $\text{cost}$  ของสมาชิกแต่ละตัวและเลือกค่า  $\text{cost}$  ที่ดีที่สุด โดยกำหนดให้ค่า  $\text{cost}$  ดังกล่าวเท่ากับ  $\text{best\_error}$  และให้คำตอบนี้เป็น  $\text{best\_neighbor}$  จากนั้นเก็บคำตอบไว้ใน  $\text{neighbor\_list}$  ค่า  $\text{cost}$  ต้องมีค่าน้อยกว่าค่า  $\text{cost}$  ของ  $S_0$  ถ้าไม่สามารถหาคำตอบได้ข้ามไปทำในขั้นตอนที่ 7 ถ้าสามารถหาคำตอบได้ให้ทำการคำนวณต่อไป**

**ขั้นตอนที่ 6 กำหนดให้  $S_0$  เท่ากับ  $\text{best\_neighbor}$  ที่ได้จากขั้นตอนที่ 5 จากนั้นเริ่มทำในขั้นตอนที่ 3 ใหม่**

**ขั้นตอนที่ 7 ใช้เกณฑ์ความประณญา กำหนดค่า  $S_0$  จากนั้นเริ่มทำขั้นตอนที่ 3 ใหม่**  
จากการทำงานดังกล่าวจะสังเกตได้ว่ามีลักษณะการค้นหาคำตอบคล้ายกับวิธี neighborhood search แต่วิธีการค้นหาดังกล่าวให้คำตอบที่เป็นวงแคบเฉพาะถิ่น นักความนิร្តาได้เสนอวิธีการค้นหาโดยอาศัยหลักการของวิธีการค้นหาแบบตาม จึงทำให้การค้นหาคำตอบดำเนินไปเรื่อยๆ จนได้คำตอบที่ใกล้ความเป็นวงศิริ ภาพรวมของการทำงานที่น่าทำตอบด้วยวิธีการค้นหาแบบตามจากที่กล่าวมาข้างต้น แสดงได้ด้วยภาพอธิบายการทำงานดังรูปที่ 2.7

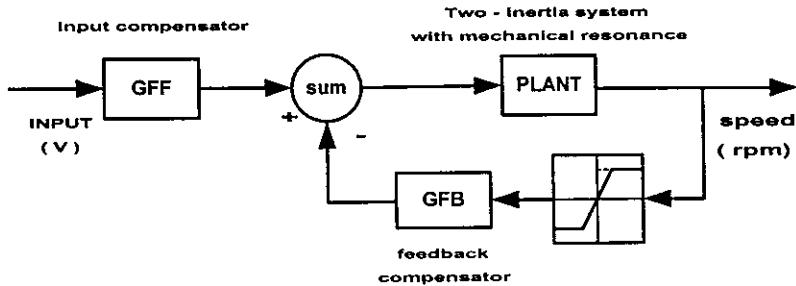
## 2.4 การทดลอง

การทดลองแบ่งออกเป็นสองส่วนคือ วิธีการทดลอง และ ผลการทดลอง

### 2.4.1 วิธีการทดลอง

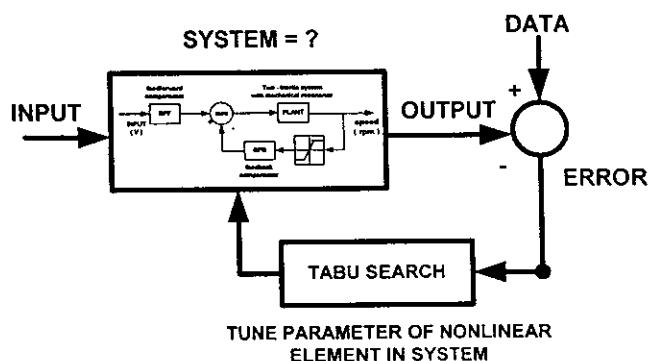
จากการทดสอบระบบสองมวล สามารถตั้งสมมุติฐานได้ว่า ลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นจะเป็นแบบอิ่มตัว การวิเคราะห์เพื่อหาลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นถ้าพิจารณาที่ลະส่วนของระบบ โดยพิจารณาจากสมมุติฐานที่ว่าความไม่เป็นเชิงเส้นของระบบเป็นแบบอิ่มตัว สาเหตุเนื่องมาจากการอิ่มตัวของอ่อนNESSที่ประกอบเป็นวงจรในส่วนของตัวชุดเชย การอิ่มตัวของสนามแม่เหล็กในมอเตอร์ และ การอิ่มตัวของตัวขับมอเตอร์ การวิเคราะห์ในกรณีจะมีความยุ่งยากค่อนข้างมาก ดังนั้นในงานวิจัยนี้จึงถือว่าตำแหน่งของลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นจะอยู่ที่ส่วนของสัญญาณป้อนกลับเพียงแค่จุดเดียวหมายความว่าสมมุติให้เป็นลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นเชิงสมมูล

(equivalent nonlinearity) ซึ่งแทนความไม่เป็นเชิงเส้นทั้งหมดไว้ที่คำแห่งนี้คำแห่งเดียวคังรูปที่ 2.8



รูปที่ 2.8 แผนภาพแทนสมมุติฐานที่ใช้ในการค้นหาคำตอบ

รูปที่ 2.8 อธิบายระบบที่ประกอบด้วยลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นแบบอิ่มตัว ซึ่งเป็นแบบจำลองที่จะทำการค้นหาด้วยวิธีการค้นหาแบบตาม แต่อ่ายไปถึงความสามารถจำลองสถานการณ์ของระบบดังรูปที่ 2.8 คำนิการในโหมดเวลา ด้วยสมการดิฟเฟอเรนซ์ ที่ได้จากการแปลงแบบจำลองต่อเนื่องด้วยเทคนิคไบลินีเยอร์ โปรแกรมจำลองสถานการณ์สร้างขึ้นด้วยโปรแกรม MATLAB™



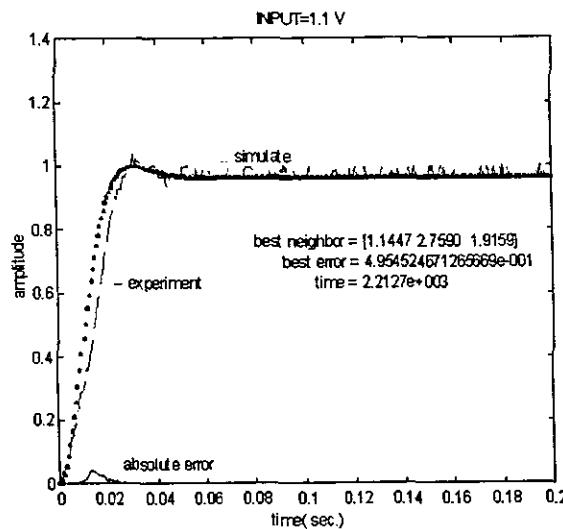
รูปที่ 2.9 แผนภาพแสดงวิธีการทดลอง

รูปที่ 2.9 ใช้อธิบายการค้นหาลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นซึ่งมีขั้นตอนการคำนิการดังนี้ คือ เริ่มจากป้อนอินพุตขั้นบันไดให้กับระบบที่ไม่เป็นเชิงเส้น มีขนาด 1.1, 1.3, 1.5, 1.7 และ 2.1 โวลต์ตามลำดับ จากนั้นนำเอาต์พุตที่ได้จากการจำลองสถานการณ์มาเปรียบเทียบผลที่ได้จากการทดลองจริงซึ่งแสดงอยู่ในรูปที่ 2.2 เพื่อนำค่าความคลาดเคลื่อนที่ได้มาเป็นตัวกำหนดการค้นหาพารามิเตอร์ ว่าจะมีทิศทางไปทางใด เพื่อที่จะลดค่าความคลาดเคลื่อนนั้นให้น้อยลงด้วยวิธีการค้นหาแบบตาม การจำลองสถานการณ์จะทำให้มีอันกับการจำลองสถานการณ์ในรูปที่ 2.8 แต่จะทำการ

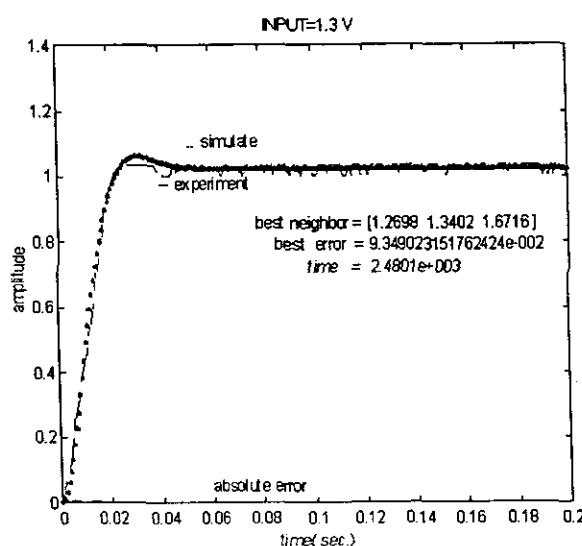
คันหาคำตอบไปเรื่อยๆ จนกว่าเอาต์พุตจากการจำลองสถานการณ์มีผลใกล้เคียงกับผลทดสอบจริงมากที่สุด ผลการคันหาดังกล่าวจึงจะเป็นที่ยอมรับ

#### 2.4.2 ผลการทดสอบ

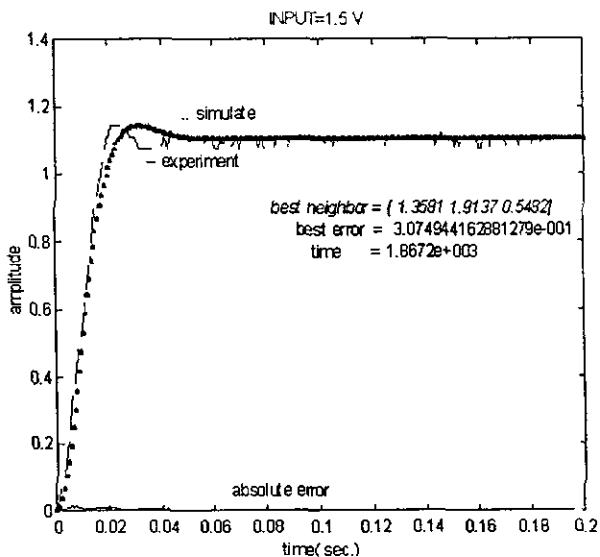
ผลการทดสอบที่ได้จากการคันหาแบบตาม ซึ่งมีวิธีการคำนึงงานตามหัวข้อที่ 2.4.1 พบว่าแบบจำลองของลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นที่ได้ สามารถอธิบายพฤติกรรมของระบบได้สมจริง เนื่องจากผลที่ได้มีความใกล้เคียงกับผลการทดสอบจริงเป็นอย่างมาก ดังแสดงในรูปที่ 2.10 ถึง 2.12



รูปที่ 2.10 ผลการคันหาแบบตามที่อินพุตเท่ากับ 1.1 โวลต์



รูปที่ 2.11 ผลการคันหาแบบตามที่อินพุตเท่ากับ 1.3 โวลต์



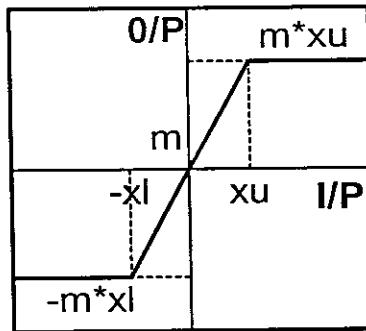
รูปที่ 2.12 ผลของการค้นหาแบบตามที่อินพุตเท่ากับ 1.5 โวลต์

จากรูปที่ 2.10 ถึง 2.12 จะเห็นว่ากราฟที่ได้จากการจำลองสถานการณ์ โดยอาศัยแบบจำลองตามรูปที่ 2.8 มีความใกล้เคียงกับผลการทดลองจริงมาก แสดงว่าสมมุติฐานที่ได้กำหนดขึ้น คือ ลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นแบบอิมตัว จะอยู่ในส่วนของวิถีป้อนกลับของระบบ เป็นสมมุติฐานที่ถูกต้อง ค่าพารามิเตอร์ของลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นที่ได้จากการค้นหาแบบตาม แสดงไว้ดังตารางที่ 2.1 ดังนี้

ตารางที่ 2.1 ค่าพารามิเตอร์ที่ได้จากการค้นหาแบบตาม

อินพุต (โวลต์)	ค่าพารามิเตอร์		
	m	xu	xl
1.1	1.1447	2.7590	1.9159
1.3	1.2698	1.3402	1.6716
1.5	1.3581	1.9137	0.5482
1.7	1.3128	2.4456	2.1646
1.9	1.3018	1.8827	0.2553
2.1	1.2849	2.2356	1.7925

ผลจากการค้นหา ค่าพารามิเตอร์ต่างๆของลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นชนิดอิมตัวໄด์รับการรวมรวมไว้ในตารางที่ 2.1 ซึ่งอาจทำความเข้าใจโดยครูปที่ 2.13 ประกอบได้ดังนี้



รูปที่ 2.13 ค่าพารามิเตอร์ที่ใช้ในการค้นหาคำตอบ

ค่า  $m$  คือ ค่าความชัน

ค่า  $xu$  คือ จุดที่เริ่มเกิดการอิมตัวทางค้านบวก

ค่า  $xI$  คือ จุดที่เริ่มเกิดการอิมตัวทางค้านลบ

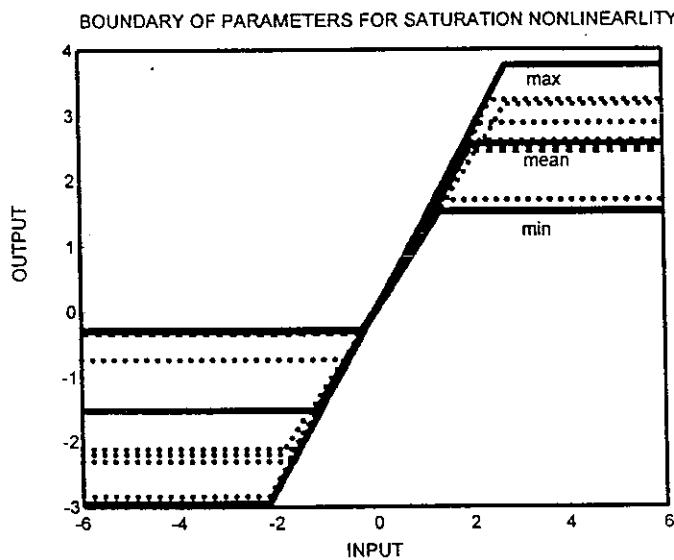
ผลการทดลองที่ได้จากการค้นหาแบบดานู มีค่าความคลาดเคลื่อนน้อยมาก เมื่อเปรียบเทียบกับระบบเดิมที่ยังไม่มีส่วนของลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้น พนว่าค่าความคลื่อนมีค่าลดลงประมาณ 89-99 % ดังรายละเอียดในตารางที่ 2.2

ตารางที่ 2.2 เปรียบเทียบค่าความคลาดเคลื่อนระหว่างระบบเชิงเส้นกับระบบที่ไม่เป็นเชิงเส้น

อินพุต (โวลต์)	ระบบเชิงเส้น	ระบบไม่เชิง เส้น	%ลดลงของค่า ความคลาดเคลื่อน
1.1	4.9457	0.4955	89.9822
1.3	17.8222	0.0935	99.4800
1.5	36.8377	0.3075	99.1653
1.7	40.5674	1.9654	95.1552
1.9	48.4605	3.1829	93.4605
2.1	54.9896	4.2706	92.2339

## 2.5 สรุป

จากการวิจัยที่ได้นำเสนอ พบว่าวิธีการค้นหาแบบตามให้ผลที่มีความถูกต้องสูงและใช้เวลาในการค้นหาคำตอบรวดเร็ว วิธีการดังกล่าวสามารถค้นหาพารามิเตอร์ของลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นชนิดอิมตัวของระบบได้อย่างมีประสิทธิภาพ ซึ่งสังเกตได้จากผลการทดลองที่ได้นำเสนอไว้แล้วข้างต้น เมื่อพิจารณาค่าพารามิเตอร์ของลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้น ค่าพารามิเตอร์ดังกล่าวในแต่ละอินพุตไม่สามารถที่จะรวมเป็นพารามิเตอร์ชุดเดียวได้ เนื่องจากระบบมีความไม่เป็นเชิงเส้นค่อนข้างสูง แต่เพื่อที่จะนำแบบจำลองดังกล่าวมาใช้ในการวิเคราะห์สมรรถนะและเสถียรภาพของระบบต่อไป จึงทำการกำหนดขอบเขตของลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นเป็นขอบเขตบน, ขอบเขตล่างและค่าเฉลี่ย ดังแสดงดังรูปที่ 2.14 โดยอาศัยข้อมูลที่ได้จากการค้นหาแบบตาม



รูปที่ 2.14 ลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นที่ได้จากการค้นหาแบบตามที่ระดับอินพุตต่างๆ

จากการทดลองที่ได้นำเสนอมาข้างต้น ระบบสองมิติความเคลื่อนตัวที่ประกอบด้วยตัวชดเชยในวิธีไปหน้า และตัวชดเชยในวิธีป้อนกลับ จำเป็นต้องพิจารณาลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นอีกตัวอย่างหนึ่งของระบบวิธีป้อนกลับดังรูปที่ 2.8 ผลการทดลองที่เป็นการยืนยันว่าระบบดังกล่าวสามารถอธิบายพฤติกรรมได้อย่างสมจริงมากที่สุด แสดงไว้ในรูปที่ 2.10 ถึง 2.12

สรุปได้ว่าการที่ขยายย่านการทำงานของระบบสองมิติความเคลื่อนตัวที่ประกอบด้วยตัวชดเชยในวิธีไปหน้า และตัวชดเชยในวิธีป้อนกลับ จำเป็นต้องพิจารณาลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นอีกตัวอย่างหนึ่งของระบบวิธีป้อนกลับดังรูปที่ 2.8 ผลการทดลองที่เป็นการยืนยันว่าระบบดังกล่าวสามารถอธิบายพฤติกรรมได้อย่างสมจริงมากที่สุด แสดงไว้ในรูปที่ 2.10 ถึง 2.12

## บทที่ 3

### บริบทของการวิเคราะห์ความคงทน

#### 3.1 กล่าวนำ

ความคงทน (robustness) ต่อความไม่แน่นอน (uncertainty) ในแบบจำลองระบบ เป็นสิ่งสำคัญอย่างยิ่งค่อระบบควบคุม เป็นที่ทราบกันอย่างดีว่าหากออกแบบระบบป้องกันให้เสถียรดีแล้ว จะสามารถลดหรือบรรเทาผลกระทบจากความไม่แน่นอนในแบบจำลองได้ในระดับหนึ่ง มนุษย์กล่าวถึงความไม่แน่นอนที่ว่ามีในหลากหลายรูปแบบ เช่น เซียงโครงสร้าง (structured) ไม่เป็นโครงสร้าง (unstructured) เชิงพารามิเตอร์ (parametric) เป็นต้น ทฤษฎีทางการวิเคราะห์ความคงทนจึงได้รับการพัฒนาขึ้นมาหลากหลายไปตามการสมมุติค้านรูปแบบของความไม่แน่นอน เช่น ทฤษฎีความคงทน  $H_\infty$  [11] ที่สามารถประยุกต์ได้กับแบบจำลองระบบที่เป็นฟังก์ชันถ่ายโอนหรือเป็นตัวแปรสถานะ ทฤษฎีที่มีรากฐานมาจากทฤษฎีบหการิโทโนฟ (Kharitonov) [12] เมนากับการใช้งานเมื่อแบบจำลองระบบมีลักษณะเป็นช่วง (interval plant model) บางทฤษฎีอาศัยเทคนิคการคำนวณเชิงตัวเลขที่ซับซ้อน [13] โดยอาศัยรากฐานของการตรวจสอบเสถียรภาพ Lyapunov ซึ่งต้องกำหนดแบบจำลองทางคณิตศาสตร์ในรูปตัวแปรสถานะ การวิเคราะห์ความคงทนในรูปการวัด갭 (gap metric) [14] นับเป็นแนวทางแปลงใหม่อีกบริบทหนึ่งต่างหากที่ต้องทำความคุ้นเคยซึ่งอาศัยการพิจารณาความสัมพันธ์ของอินพุต-เอาต์พุต ลabeleling function และชิมพลิเซียลอลกอริธึม (simplicial algorithms)[15] อาจนำมาประยุกต์เข้ากับการวิเคราะห์ความคงทนทางเสถียรภาพของระบบไม่เป็นเชิงเส้น อย่างไรก็ได้ งานวิจัยนี้คงต้องดำเนินการในพิศทางที่คล้ายคลึงกับงานวิจัย[1,9] เพราะเป็นงานสืบเนื่อง จึงต้องยึดอัฐกิจหลักการและทฤษฎีที่เกี่ยวข้องกับแบบจำลองระบบที่เป็นช่วง ในการดำเนินงานวิเคราะห์ความคงทนของระบบที่ปราฏตัวชุดเชยชนิดตายตัว (fixed controller) ซึ่งจะวิเคราะห์ทั้งความคงทนในสมรรถนะและในเสถียรภาพ

ในบทที่ 3 นี้ จึงกล่าวถึง การพิจารณาแบบจำลองระบบที่เป็นช่วง เพื่อให้เป็นพื้นฐานความเข้าใจเดียวกัน จากนั้นจะอธิบายถึงแนวทางการดำเนินงานเป็นการลายภาพให้เห็นว่า จะดำเนินการวิเคราะห์ความคงทนอย่างไร

### 3.2 ความไม่แน่นอนในแบบจำลอง และทฤษฎีการ์โนฟ

แนวคิดเรื่องความคลาดเคลื่อนในแบบจำลองทางคณิตศาสตร์ของระบบเป็นสิ่งที่เชื่อถือกันทั่วไปในกลุ่มวิศวกร และนักวิจัยด้านระบบควบคุม เพียงแต่ว่ามีความเชื่อปเล็กย่อของไปอีก ถึงแนวทางการอธิบายความคลาดเคลื่อนนั้น งานวิจัยนี้ยอมรับในความเชื่อหรืออาจเรียกว่าข้อสมมุติทางวิศวกรรมที่ว่า ความคลาดเคลื่อนคั่งกล่าว เกิดจากความไม่แน่นอนในพารามิเตอร์ของระบบในรูปแบบไม่มีโครงสร้างหรือไม่อ้างอิงโครงสร้าง (unstructured parametric uncertainty) ซึ่งอาจสร้างความเข้าใจได้ง่ายขึ้นเมื่อพิจารณาโดยสมมุติว่า มีระบบเชิงเส้นที่อธิบายได้ด้วย方程ที่ชั้นถ่ายโอน

$$G(s) = \frac{K}{a_n s^n + a_{n-1} s^{n-1} + \dots + a_2 s^2 + a_1 s + a_0} \quad (3-1)$$

ในระบบเชิงเส้น พลวัตต่างๆของระบบสามารถอธิบายได้ด้วยพหุนามลักษณะเฉพาะ (characteristic polynomial)

$$P(s) = a_n s^n + a_{n-1} s^{n-1} + \dots + a_2 s^2 + a_1 s + a_0 \quad (3-2)$$

หากแบบจำลอง  $G(s)$  ถูกต้องสมบูรณ์แบบ สัมประสิทธิ์  $a_0, \dots, a_n$  มีค่าตายตัว แต่ความจริงหาเป็นเช่นนั้นไม่ การใช้งานระบบไปประจำหนึ่งย่อมทำให้ขึ้นส่วนกลไกต่างๆสื่อสารอย่างสัมประสิทธิ์ต่างๆย่อมเปลี่ยนแปลงซึ่งเราเรียกโดยรวมว่า เป็นความไม่แน่นอนที่เกิดกับแบบจำลอง ในกรณีนี้ ก็อาจอธิบายได้ว่า สัมประสิทธิ์ต่างๆจะเปลี่ยนไปเป็น

$$a_0 \pm \Delta a_0, a_1 \pm \Delta a_1, \dots, a_{n-1} \pm \Delta a_{n-1}, a_n \pm \Delta a_n \quad (3-3)$$

เมื่อสัมประสิทธิ์ของแบบจำลองมีลักษณะเป็นช่วง เช่นนี้ เราจึงเรียกแบบจำลองทางคณิตศาสตร์นั้นว่า แบบจำลองที่เป็นช่วง (interval model) หรือพลาณต์แบบช่วง (interval plant)

การวิเคราะห์ความคงทน (robustness) ของระบบ จะต้องวิเคราะห์ทั้งความคงทนในเสถียรภาพ (robust stability) และความคงทนในสมรรถนะ (robust performance) ในงานวิจัยนี้การวิเคราะห์พึงทฤษฎีการ์โนฟและพหุนามการ์โนฟ [12,16] เป็นรากฐาน กำหนดให้เขียนแสดงพหุนาม (3-2) ในแบบช่วงที่อาศัยสัมประสิทธิ์ตาม (3-3) ว่า

$$P = [a_0^-, a_0^+] \times [a_1^-, a_1^+] \times [a_2^-, a_2^+] \times \dots \times [a_n^-, a_n^+] \quad (3-4)$$

ซึ่ง  $a_n^-$  และ  $a_n^+$  หมายถึงค่าต่ำสุดและสูงสุดที่เป็นไปได้ของสัมประสิทธิ์  $a$  ใดๆ ดังนั้น พหุนามการโทโนฟร่วมกับตรรกศาสตร์พหุนามช่วงอาจแสดงได้ดังนี้

$$\begin{aligned} K^1(s) &= a_0^- + a_1^- s + a_2^+ s^2 + a_3^+ s^3 + \dots \\ K^2(s) &= a_0^- + a_1^+ s + a_2^+ s^2 + a_3^- s^3 + \dots \\ K^3(s) &= a_0^+ + a_1^- s + a_2^- s^2 + a_3^+ s^3 + \dots \\ K^4(s) &= a_0^+ + a_1^+ s + a_2^- s^2 + a_3^- s^3 + \dots \end{aligned} \quad (3-5)$$

ทฤษฎีที่ดึงเดินของการโทโนฟ กล่าวว่า พหุนามในตรรกศาสตร์  $P$  เป็นเชอร์วิทซ์ (Hurwitz) ก็ต่อเมื่อ พหุนามการโทโนฟ (3-5) ทั้งหมดเป็นเชอร์วิทซ์ [16] ทฤษฎีดึงเดินของการโทโนฟได้ผ่าน วิวัฒนาการมาระยะหนึ่ง จนได้ผลเป็นที่มั่นใจสำหรับการวิเคราะห์ความคงทนของระบบป้องกัน ทั้งเชิงเส้นและไม่เชิงเส้น เช่น [12,17] ทฤษฎีที่ถูกนำมาใช้โดยตรงกับงานวิจัยนี้ จะได้รับการกล่าวถึง ในหัวข้อและบทที่เหมาะสมกับการรายงานผลตามลำดับต่อไป

### 3.3 ความไม่แน่นอนแบบสุ่มและวิธีมอนติคาโรล

คำถามที่สำคัญเกี่ยวกับการเกิดขึ้นและทรงอยู่ของปริมาณ  $\pm \Delta a_n$  ใน (3-3) นั้นคือ ความแปรปรวนหรือความไม่แน่นอนเหล่านี้เกิดขึ้นอย่างไรและส่งผลต่อความคงทนของระบบโดยรวมอย่างไร ถ้าพิจารณาตามทฤษฎีที่ดึงเดินตามที่กล่าวไว้ คือการคำนวณงานเฉพาะกับชุดพหุนามที่ประกอบด้วยตัวที่ขอบเขตเชิงของพหุนามทั้งหมด อาจกล่าวได้ว่าเป็นการให้ความเชื่อถือต่อชุดพหุนาม (3-5) ที่เราจะนำมาทดสอบเพื่อตรวจสอบคุณภาพพหุนามนั้นก่อตัวเป็นรูปสี่เหลี่ยมล้อมรอบพหุนาม บางตัวที่ไม่เป็นเชอร์วิทซ์ (ระบบไม่เสถียร) หรือไม่ ความพยายามที่จะทดสอบเพื่อหาคำตอบให้กับคำถามดังกล่าว จำต้องให้มีข้อมูลคิว่าการผันแปรของ  $\pm \Delta a_n$  เป็นแบบสุ่ม (random variation) การทดสอบสามารถดำเนินไปด้วยการจำลองสถานการณ์ตามวิธีการมอนติคาโรล (Monte Carlo method) [18] ในหัวข้อนี้จะได้กล่าวถึงวิธีมอนติคาโรลไว้เป็นพื้นฐานความเข้าใจ กับแนวคิดของการหยุดเวลาไว้ช่วงขณะเพื่อทำการจำลองสถานการณ์

ในการกว้าง วิธีมอนติคาโรลหมายถึง วิธีการใดๆ ที่เกี่ยวข้องกับการใช้ตัวเลขจากการสุ่มค่า (random numbers) [19] แต่หากมองให้ลึกลงไปอีกสักนิด อาจจำกัดความหมายการจำลองสถานการณ์แบบมอนติคาโรลว่า เป็นการใช้ค่าตัวเลขจากการสุ่มเพื่อแก้ปัญหา “stochastic” หรือ “deterministic” เมื่อเวลาไม่ใช่สิ่งสำคัญ [19] ดังนั้นอาจสังเกตได้ว่าแต่ด้วยเดิน วิธีการดังกล่าวเน้นทำงานแบบสภาวะคงตัว แต่กระนั้นก็ตาม วิธีมอนติคาโรลก็ไม่มีวิวัฒนาการมาอย่างต่อเนื่อง ให้สามารถใช้แก้ปัญหาที่สนใจสภาวะพลวัตได้

สำหรับงานวิจัยนี้ ปริมาณที่พารามิเตอร์ผันแปรไปในแบบจำลอง คือ  $\pm \Delta a_n$  ถือเป็นการผันแปรแบบสุ่ม ตามวิธีมอนติคาร์โล เราจะต้องสร้างค่าตัวเลขแบบสุ่มนั้น เพื่อใช้เป็นค่า  $\pm \Delta a_n$  ในการจำลองสถานการณ์ การสร้างค่าตัวเลขแบบสุ่มหรืออาจเรียกว่าการสุ่มค่านั้นเครื่องคอมพิวเตอร์ ให้ได้ค่าแบบสุ่มอย่างแท้จริงในเทคโนโลยีปัจจุบันยังเป็นไปไม่ได้ ผู้ที่ใช้วิธีมอนติคาร์โลจะต้องแสวงหาอัลกอริธึมที่เหมาะสมเพื่อการสุ่มค่า ที่รวมก็เรียกกันว่าตัวสร้างค่าสุ่มเทียม (pseudo-random generator หรือ PRG) ผู้ใช้อัลกอริธึมดังกล่าวต้องระมัดระวังว่าค่าที่ได้ต้องใกล้เคียงการสุ่มอย่างแท้จริง อัลกอริธึมในการคำนวณตามวิธีมอนติคาร์โลกับงานวิจัยจะได้รับการอธิบายรายละเอียด ไว้ในบทที่ว่าเรื่องการทดสอบความคงทนด้วยวิธีมอนติคาร์โล ซึ่งโดยทั่วไปแล้ว อาจกล่าวได้ว่าวิธีมอนติคาร์โลมีอัลกอริธึมดังต่อไปนี้

ตอนที่ 1: สร้างรูปถ่ายณะตั้งต้น

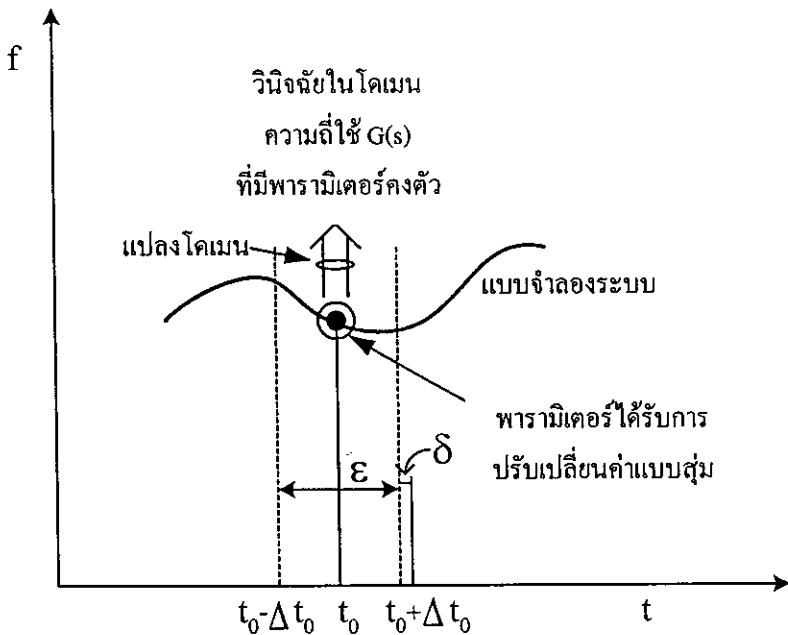
ตอนที่ 2: สร้างมาრ์คوفเชน.(Markov chain) m รอบ

```

loop i ← 1...m รอบ
    สร้างรูปถ่ายณะใหม่
    หากวนน่าจะเป็น w ที่สะท้อนการแปรเปลี่ยน
    สุ่มค่าตัวเลข R ระหว่าง 0-1
    if (w > R) then
        ขอมรับให้ใช้รูปถ่ายณะใหม่
    else
        คงรูปถ่ายณะเดิม ไม่เปลี่ยนแปลง
    endif
end loop

```

สิ่งที่ต้องการทำความเข้าใจในขณะนี้คือ แนวคิดเกี่ยวกับการหยุดเวลาไว้ช่วงขณะในการจำลองสถานการณ์ด้วยวิธีมอนติคาร์โล เพื่อคำนวณการวินิจฉัยความคงทนของระบบ พิจารณาญี่ปุ่น 3.1 วิธีการมอนติคาร์โลคำนวณการไปเรื่อยๆ ณ เวลาต่างๆ กัน ด้วยการประเมินค่าพารามิเตอร์  $a_n \pm \Delta a_n$  ในแบบจำลอง สมมุติให้พิจารณาที่เวลา  $t = t_0$  ในช่วงเวลา  $\epsilon$  ดังภาพ ถือว่าเป็นช่วงเวลาที่สั้นมากๆ ภายในช่วงเวลา  $\epsilon$  สมมุติให้พารามิเตอร์ต่างๆ ที่ได้จากการปรับเปลี่ยนตามกระบวนการมอนติคาร์โล มีค่าคงตัวตลอดช่วงเวลา  $\epsilon$  นี้ กำหนดให้เวลา  $t_0$  หยุดอยู่ช่วงขณะ ภายในช่วงเวลาที่



รูปที่ 3.1 ภาพอธิบายแนวคิดเรื่องพารามิเตอร์มีค่าคงตัวชั่วขณะ

งานในโดเมนความถี่แล้วเสร็จ การคำนวณจะกลับมาอยู่ในโดเมนเวลา ซึ่ง  $t$  จะได้รับการปรับค่าจาก  $t_0$  ไปเป็น  $t_0 + \Delta t_0 + \delta$  อาจกล่าวได้ว่าช่วงเวลา  $\Delta t_0 + \delta$  คือ ระยะเวลาของการจำลองสถานการณ์ แต่ละขั้น (simulation time step) หลังจากนั้นกระบวนการต่างๆ ก็จะซ้ำรอยเดิมเหมือนตอนที่เวลา  $t = t_0$  อย่างไรก็ตามการอธิบายโดยอาศัยโดเมนเวลาหนึ่นเป็นเพียงสื่อให้เกิดความเข้าใจได้โดยง่าย การคำนวณด้วยวิธีนอนติดควร์โลนน์ใช้การนับจำนวนครั้ง ( $m$ ) ของการจำลองสถานการณ์ ซึ่ง  $m$  จะต้องมากพอที่ส่งให้ผลการจำลองมีความน่าเชื่อถือ

## บทที่ 4

### การวิเคราะห์ความคงทนแบบเชิงเส้น

#### 4.1 กล่าวนำ

งานวิจัยนี้ยอมรับในความเชื่อที่ว่า ความคลาดเคลื่อนในแบบจำลองทางคณิตศาสตร์ของระบบ เกิดจากความไม่แน่นอนของพารามิเตอร์ในรูปแบบไม่มีโครงสร้าง ความไม่แน่นอนดังกล่าว เกิดจากการใช้งานระบบไปประจำหนึ่ง ทำให้ขึ้นส่วนทางกลไกต่างๆ เสื่อมถอย ค่าสัมประสิทธิ์ต่างๆ ย่อมเปลี่ยนแปลง ดังที่ได้กล่าวนำไว้แล้วในบทที่ 3 ดังนั้นการวิเคราะห์ความคงทนของระบบจึง เป็นสิ่งจำเป็น เพื่อสร้างความมั่นใจในการใช้งานระบบ งานวิจัยนี้จึงทำการวิเคราะห์ทั้งความคงทน ทางสมรรถนะ (performance robustness) และทางเสถียรภาพ (stability robustness) ของระบบ โดย กำหนดให้ตัวค่าเซยเป็นชนิดตายตัวและพลาณต์มีความไม่แน่นอนแบบช่วงหรือเป็นพลาณต์แบบ ช่วง (interval plant) การวิเคราะห์จะดำเนินไปโดยใช้วิธีเซกเมนต์ CB ซึ่งมีรากฐานมาจากทฤษฎี บทการโทรศัพท์

#### 4.2 ทฤษฎีความคงทนที่เกี่ยวข้อง

##### 4.2.1 ระบบเชิงเส้นแบบช่วง (Linear interval systems): วิธีเซกเมนต์ CB

ในขั้นต้นของกล่าวถึงข้อสมมุติทางวิศวกรรมของงานวิจัยนี้ กล่าวคือ ตัวควบคุมของระบบ ป้อนกลับเป็นชนิดตายตัว (fixed controller) ส่วนแบบจำลองของพลาณต์เป็นแบบช่วง ซึ่งเขียน อธิบายได้ดังนี้

$$N(s) := n_p s^P + n_{p-1} s^{P-1} + \dots + n_1 s + n_0$$

$$D(s) := d_q s^q + d_{q-1} s^{q-1} + \dots + d_1 s + d_0$$

ค่าสัมประสิทธิ์จะแปรเปลี่ยนตามช่วง กล่าวคือ

$$n_i \in [n_i^-, n_i^+], i \in \{0, 1, \dots, P\} := P$$

$$d_i \in [d_i^-, d_i^+], i \in \{0, 1, \dots, q\} := q$$

จากคำอธิบายข้างต้นจะได้ชุดพหุนามแบบช่วงเป็น

$$N(s) := \left\{ N(s) = n_p s^p + n_{p-1} s^{p-1} + \dots + n_1 s + n_0 : n_i \in [n_i^-, n_i^+], i \in \underline{P} \right\}$$

$$D(s) := \left\{ D(s) = d_q s^q + d_{q-1} s^{q-1} + \dots + d_1 s + d_0 : d_i \in [d_i^-, d_i^+], i \in \underline{q} \right\}$$

และจะทำให้ได้กลุ่มของฟังก์ชันถ่ายโอนแบบช่วง หรือระบบแบบช่วง เป็นดังนี้

$$G(s) = \left\{ \frac{N(s)}{D(s)} : (N(s), D(s)) \in N(s) \times D(s) \right\} \quad (4-1)$$

ชุดพหุนามคาริโทโนฟที่เกี่ยวข้องกับ  $N(s)$  คือ

$$K_n^1(s) := n_0^- + n_1^- s + n_2^+ s^2 + n_3^+ s^3 + n_4^- s^4 + n_5^- s^5 + \dots$$

$$K_n^2(s) := n_0^- + n_1^+ s + n_2^+ s^2 + n_3^- s^3 + n_4^- s^4 + n_5^+ s^5 + \dots$$

$$K_n^3(s) := n_0^+ + n_1^- s + n_2^- s^2 + n_3^+ s^3 + n_4^+ s^4 + n_5^- s^5 + \dots$$

$$K_n^4(s) := n_0^+ + n_1^+ s + n_2^- s^2 + n_3^- s^3 + n_4^+ s^4 + n_5^+ s^5 + \dots$$

เขียนได้ใหม่เป็น

$$K_N(s) = \left\{ K_n^1(s), K_n^2(s), K_n^3(s), K_n^4(s) \right\} \quad (4-2)$$

ในทำนองเดียวกัน ชุดพหุนามคาริโทโนฟที่เกี่ยวข้องกับ  $D(s)$  คือ

$$K_D(s) = \left\{ K_d^1(s), K_d^2(s), K_d^3(s), K_d^4(s) \right\} \quad (4-3)$$

จากสมการที่ (4-1) (4-2) และ (4-3) นำมาสร้างเป็นชุดพหุนามคาริโทโนฟที่ใช้ร่วมกับตรรกูลพหุนามแบบช่วง ได้ดังนี้

$$G_K(s) = \left\{ \frac{N(s)}{D(s)} : (N(s), D(s)) \in (K_N(s) \times K_D(s)) \right\} \quad (4-4)$$

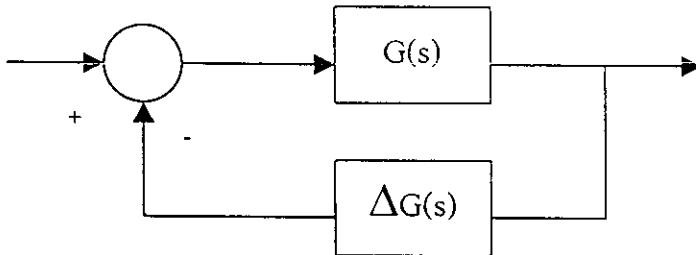
#### 4.2.2 ความไม่แน่นอนเชิงพารามิเตอร์ไม่เป็นเชิงโครงสร้าง

ในหัวข้อนี้สนใจเกี่ยวกับปัญหาความไม่แน่นอนเชิงพารามิเตอร์กับไม่เป็นเชิงโครงสร้าง (parametric and unstructured uncertainty) การวิเคราะห์เสถียรภาพคงทันเป็นสิ่งสำคัญ ที่จะต้องทำควบคู่ไปกับการวิเคราะห์สมรรถนะคงทัน เสถียรภาพคงทันอาจวิเคราะห์ได้จากการหาส่วนเพื่อเสถียรภาพ  $H_\infty$  (stability margin) โดยมีสัญลักษณ์ที่เกี่ยวข้องต่างๆ ต่อไปนี้

$$C_+ := \{s \in C : \operatorname{Re}(s) \geq 0\} \quad \text{และ}$$

$H_\infty (C_+)$  แสดงถึงขอบเขตของ  $f(s)$  ที่จำกัด อธิบายได้ดังสมการ (4-5)

$$\|f\|_\infty = \sup_{\omega \in \mathbb{R}} |f(j\omega)| \quad (4-5)$$



รูปที่ 4.1 รูปแบบระบบเกี่ยวกับปัญหาความไม่แน่นอน

เมื่อพิจารณาระบบดังแบบจำลองตามรูปที่ 4.1 ระบบ  $G(s)$  ถูกระบุไว้ในวิธีป้อนกลับด้วยพจน์  $\Delta G$  ซึ่งการระบุนี้มีนอร์ม  $H_\infty$  ที่จำกัด (bounded) จากทฤษฎีอัตราขยายขนาดเด็กนอก ไว้ว่าระบบที่มีการระบุนี้จะยังคงเสถียรหากต่อเมื่อ  $\|\Delta G\|_\infty < \frac{1}{\|G\|_\infty}$  โดยที่  $\frac{1}{\|G\|_\infty}$  เป็นส่วนเพื่อระดับอัตราขยายเชิงช้อน (complex gain margin) ของระบบ อาจสังเกตได้ว่าขั้นแรกในการดำเนินงานคือ สร้าง  $G(s)$  ตามสมการที่ (4-1) จากนั้นทำการสร้าง  $G_K(s)$  ซึ่งเป็นชุดพุนามカリโทนอฟที่ใช้ร่วมกับ  $G(s)$  ต่อจากนั้นจึงวินิจฉัยเสถียรภาพตามทฤษฎีบทต่อไปนี้

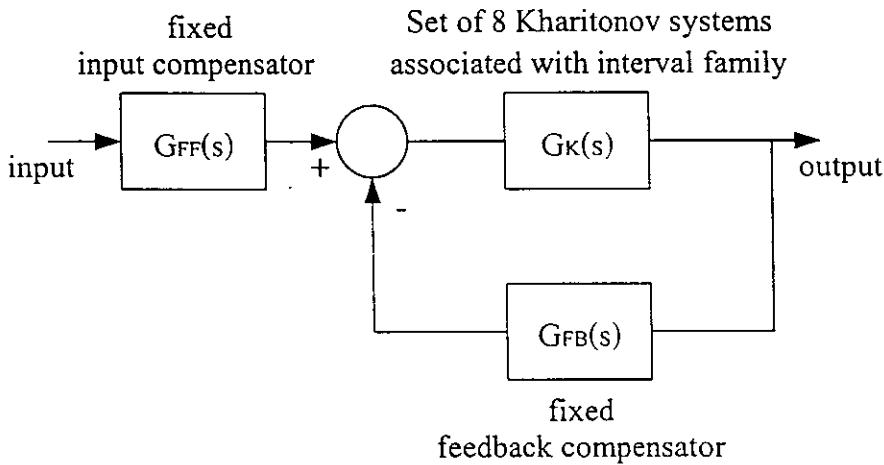
ทฤษฎีบทอัตราขยายขนาดเล็กแบบคงทัน (Robust Small Gain Theorem) [21] กำหนดให้ ตระกูลพุนามแบบช่วง  $G(s)$  ได้มาจากระบบที่เสถียร ฉะนั้นระบบบางรอบปิดดังรูปที่ 4.1 จะเสถียรสำหรับทุกๆ การระบุน์  $\Delta P$  ก็คือ  $\|\Delta P\|_\infty < \alpha$  ก็ต่อเมื่อ

$$\alpha \leq \frac{1}{\max_{G(S) \in G_K(S)} \|G\|_\infty} \quad (4-6)$$

ซึ่ง  $\alpha$  คือ ส่วนเพื่ออัตราขยายเชิงช้อน

### 4.3 การวิเคราะห์และอภิปรายผล

หัวข้อนี้แสดงการวิเคราะห์ความคงทนของระบบสองมวล ที่บังพิจารณาว่าเป็นระบบเชิงเส้น โดยทำการวิเคราะห์ทั้งความคงทนทางสมรรถนะและทางเสถียรภาพ การตีความผลจะอาศัยข้อมูลที่ได้จากการทดสอบของทางความถี่ของระบบบางรอบปีก และผลทดสอบของระบบบางรอบปีกต่ออินพุตขั้นบันไดหนึ่งหน่วย การดำเนินงานมีข้อสมมุติว่าชุดความคุณที่ประกอบรวมเป็นระบบวงรอบปีกเป็นชนิดตายตัว ส่วนแบบจำลองของพลาณ์เกิดความไม่แน่นอน โครงสร้างของระบบดังกล่าวแสดงได้ดังรูปที่ 4.2



รูปที่ 4.2 ระบบสองมวลเมื่อเกิดความไม่แน่นอนของพารามิเตอร์ในระบบ

จากรูปที่ 4.2 ฟังก์ชันถ่ายโอนของตัวชดเชยในวิธีไปหน้า ตัวชดเชยในวิธีป้อนกลับ และระบบสองมวลแสดงได้ดังนี้ [1]

$$G_{FF}(s) = \frac{15.093s^3 + 15.093 * 6 * 10^3 s^2 + 15.093 * 1.2 * 10^7 s + 15.093 * 8 * 10^9}{s^3 + 7.18 * 10^3 s + 19.160 * 10^6 s} \quad (4-7)$$

$$G_{FB}(s) = \frac{16.84 * 10^3 s^3 + 69.67 * 10^5 s^2 + 14.98 * 10^8 s + 12.07 * 10^{10}}{s^3 + 7.18 * 10^3 s + 19.160 * 10^6 s} \quad (4-8)$$

$$\text{พลาณ์ปกติ (nominal)} : G(s) = \frac{1.325 * 10^6}{s^3 + 13.388s^2 + 16.297 * 10^4 s + 73.117 * 10^4} \quad (4-9)$$

$$\text{พลาณ์แบบช่วง (interval)} : G(s) = \frac{d_0}{s^3 + d_2 s^2 + d_1 s + d_0} \quad (4-10)$$

เมื่อ

$$\left. \begin{array}{l} n_0 \in [92.758 \times 10^4, 17.226 \times 10^5] \\ d_0 \in [51.182 \times 10^4, 95.062 \times 10^4] \\ d_1 \in [11.408 \times 10^4, 21.186 \times 10^4] \\ d_2 \in [9.366, 17.394] \end{array} \right\} \quad (\text{ผันแปรในย่าน } \pm 30\%) \quad (4-11)$$

จากสมการ (4-10) และ (4-11) อาจสังเกตเห็นว่า สัมประสิทธิ์นำหน้า  $s$  กำลังสูงสุดกำหนดให้เป็น 1 เสนอ นั่นหมายถึง ความไม่แน่นอนในค่าสัมประสิทธิ์ดังกล่าว ได้รับการกระจายไปตามอัตราขยาย  $n_0$  และสัมประสิทธิ์  $d_i$  ในแบบขั้นตอนແລ้ວ

$K_N(s)$  : ชุดพหุนามคาริโทโนฟ 2 ชุดที่เกี่ยวข้องกับ  $N(s)$  คือ

$$\begin{aligned} K_n^1(s) &= K_n^2(s) = 92.758 \times 10^4 \\ K_n^3(s) &= K_n^4(s) = 17.266 \times 10^5 \end{aligned} \quad (4-12)$$

$K_D(s)$  : ชุดพหุนามคาริโทโนฟ 4 ชุดที่เกี่ยวข้องกับ  $D(s)$  คือ

$$\begin{aligned} K_d^1(s) &= s^3 + 17.394s^2 + 11.408 \times 10^4 s + 51.182 \times 10^4 \\ K_d^2(s) &= s^3 + 17.394s^2 + 21.186 \times 10^4 s + 51.182 \times 10^4 \\ K_d^3(s) &= s^3 + 9.3660s^2 + 11.408 \times 10^4 s + 95.052 \times 10^4 \\ K_d^4(s) &= s^3 + 9.3660s^2 + 21.186 \times 10^4 s + 95.052 \times 10^4 \end{aligned} \quad (4-13)$$

$G_K(s)$  : ชุดพหุนามคาริโทโนฟที่ใช้ร่วมกับตระกูลพหุนามแบบช่วง คำนวณได้จากความสัมพันธ์ดังสมการที่ (4-4) ประกอบด้วยชุดพหุนามทั้งหมด 8 ชุดดังนี้

$$g_1(s) = \frac{927580}{s^3 + 17.39s^2 + 114080s + 511820}$$

$$g_2(s) = \frac{927580}{s^3 + 17.39s^2 + 211860s + 511820}$$

$$g_3(s) = \frac{927580}{s^3 + 9.366s^2 + 114080s + 950620}$$

$$\begin{aligned}
 g_4(s) &= \frac{927580}{s^3 + 9.366s^2 + 211860s + 950620} \\
 g_5(s) &= \frac{1.723e006}{s^3 + 17.39s^2 + 114080s + 511820} \\
 g_6(s) &= \frac{1.723e006}{s^3 + 17.39s^2 + 211860s + 511820} \\
 g_7(s) &= \frac{1.723e006}{s^3 + 9.366s^2 + 114080s + 950620} \\
 g_8(s) &= \frac{1.723e006}{s^3 + 9.366s^2 + 211860s + 950620}
 \end{aligned} \tag{4-14}$$

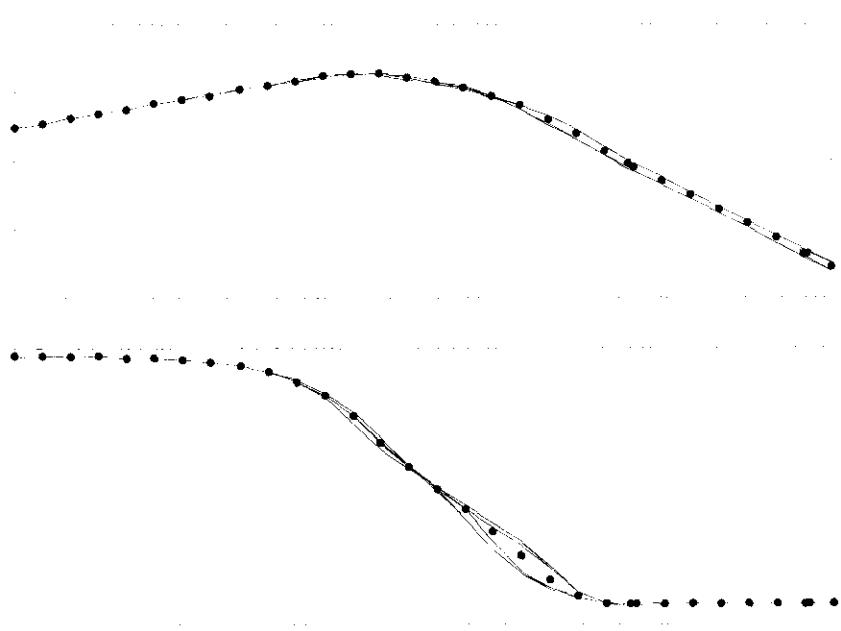
คำนวณหาชุดพิมพ์ชั้นถ่ายโอนของระบบวงรอบปีคจากสมการที่ (4-14) โดยมีโครงสร้างของระบบตามรูปที่ 4.2 แสดงได้ดังต่อไปนี้

$$\begin{aligned}
 G_1(s) &= \frac{927580s^3 + 6.66e009s^2 + 1.777e013s}{s^6 + 7197s^5 + 1.94e007s^4 + 1.677e010s^3 + 8.652e012s^2 + 1.399e015s + 1.12e017} \\
 G_2(s) &= \frac{927580s^3 + 6.66e009s^2 + 1.777e013s}{s^6 + 7197s^5 + 1.95e007s^4 + 1.748e010s^3 + 1.053e013s^2 + 1.399e015s + 1.12e017} \\
 G_3(s) &= \frac{927580s^3 + 6.66e009s^2 + 1.777e013s}{s^6 + 7189s^5 + 1.934e007s^4 + 1.662e010s^3 + 8.655e012s^2 + 1.408e015s + 1.12e017} \\
 G_4(s) &= \frac{927580s^3 + 6.66e009s^2 + 1.777e013s}{s^6 + 7189s^5 + 1.944e007s^4 + 1.732e010s^3 + 1.053e013s^2 + 1.408e015s + 1.12e017} \\
 G_5(s) &= \frac{1.723e006s^3 + 1.237e010s^2 + 3.301e013s}{s^6 + 7197s^5 + 1.94e007s^4 + 3.016e010s^3 + 1.419e013s^2 + 2.59e015s + 2.079e017} \\
 G_6(s) &= \frac{1.723e006s^3 + 1.237e010s^2 + 3.301e013s}{s^6 + 7197s^5 + 1.95e007s^4 + 3.086e010s^3 + 1.606e013s^2 + 2.59e015s + 2.079e017} \\
 G_7(s) &= \frac{1.723e006s^3 + 1.237e010s^2 + 3.301e013s}{s^6 + 7189s^5 + 1.93e007s^4 + 3.001e010s^3 + 1.419e013s^2 + 2.59e015s + 2.079e017} \\
 G_8(s) &= \frac{1.723e006s^3 + 1.237e010s^2 + 3.301e013s}{s^6 + 7189s^5 + 1.944e007s^4 + 3.071e010s^3 + 1.607e013s^2 + 2.59e015s + 2.079e017}
 \end{aligned}$$

## ผลตอบสนองเชิงความถี่ของระบบวงรอบปิด

การวิเคราะห์ผลตอบสนองเชิงความถี่ของระบบวงรอบปิด จะพิจารณาเฉพาะในวงรอบที่มีการป้อนกลับของระบบ หมายความว่าตัวชดเชยในวิธีไปหน้าจะไม่นำมาพิจารณา เพราะทราบเป็นที่แน่นอนว่าตัวชดเชยเสถียรและตายตัวจึงไม่ส่งผลกระทบต่อสเตียรภาพวงรอบปิด ดังนั้นระบบรวมที่ทำการวิเคราะห์จะประกอบไปด้วยชุดพหุนามคاريโทโนฟที่ใช่วิ่งกับตระกูลของพหุนามแบบช่วงของระบบสองมวล ทั้งหมด 8 ชุด ปรากฏในส่วนของวิธีไปหน้า ตัวชดเชยป้อนกลับจะปรากฏอยู่ในส่วนของวิธีป้อนกลับ ผลตอบสนองเชิงความถี่ของระบบวงรอบปิดแสดงได้ดังรูปที่ 4.3 ในรูปนี้เส้นกราฟที่มีจุดสีดำกำกับเป็นแนวหมายถึง พลานต์ปกติ

Closed loop frequency response



รูปที่ 4.3 ผลตอบสนองเชิงความถี่ของระบบวงรอบปิด

เราสามารถใช้ MATLAB<sup>TM</sup> รายงานค่าที่สำคัญ กล่าวคือ  $\| H_{\infty} \|_{\min}$  และ  $\| H_{\infty} \|_{\max}$  ได้ดังนี้

$$\| H_{\infty} \|_{\min} = 0.0149$$

$$\| H_{\infty} \|_{\max} = 0.0161$$

$$\text{เพร率ฉะนั้นค่า } \alpha = \frac{1}{\| H_{\infty} \|_{\max}} = \frac{1}{0.0161} = 62.1511$$

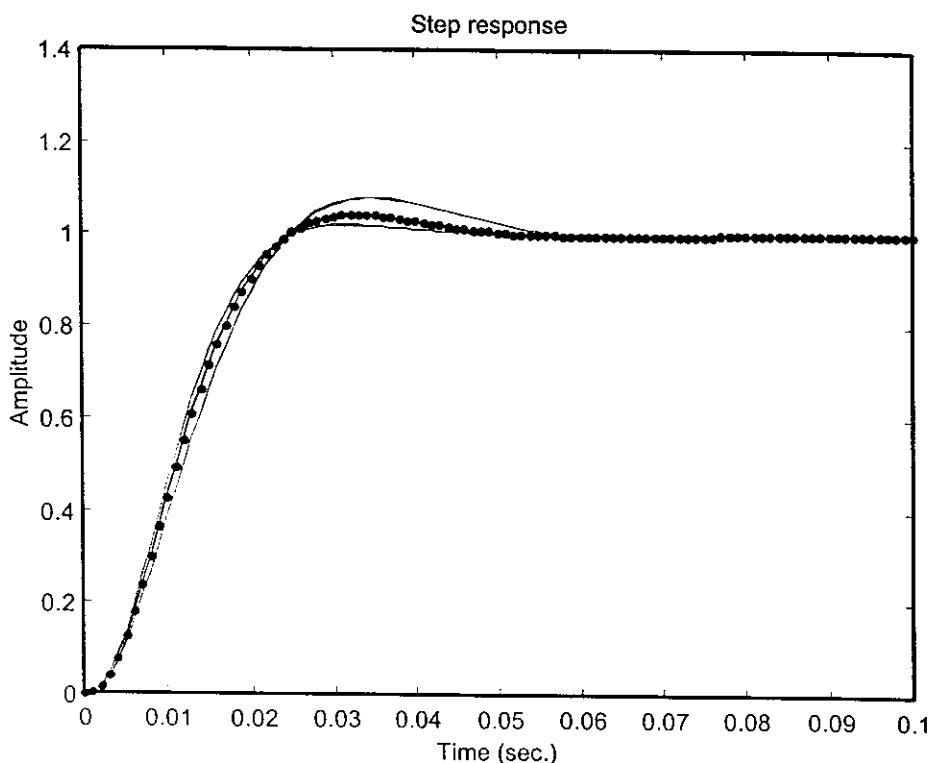
ตามทฤษฎีบท [21] ค่า  $\alpha$  นี้คือ ส่วนเพื่อสตีเบิร์กภาพเชิงช้อน  $\alpha$  มีค่ามากถึง 62.1511 เช่นนี้หมายความว่า ระบบที่ได้รับการขาดเซยแล้ว มีความคงทนทางสตีเบิร์กภาพสูง นั่นคือ ระบบมีสตีเบิร์กภาพที่ดีมาก แม้จะประสานกับความไม่แน่นอนในแบบจำลอง

### ผลตอบสนองต่ออินพุตขั้นบันไดหนึ่งหน่วย

การวิเคราะห์ผลตอบสนองของระบบวงรอบปิดในโคลเมนเวลา อาศัยการจำลองสถานการณ์ของระบบวงรอบปิดตามรูปที่ 4.2 เมื่ออินพุตเป็นสัญญาณขั้นบันไดหนึ่งหน่วยแบบจำลองทางคณิตศาสตร์ที่นำมาจำลองสถานการณ์ มี 8 ชุด เช่นเดียวกับกรณีโคลเมนความถี่ที่ผ่านมา ผลการจำลองสถานการณ์จะแสดงค่าต่างๆที่อธิบายถึงพฤติกรรมของระบบดังนี้

- ความไวของระบบจะน่งออกโดยค่าเวลาไต่ระดับ (Rise time,  $T_r$ )
- เวลาที่เกิดค่าสูงสุดของการตอบสนอง (Peak time,  $T_p$ )
- เปอร์เซ็นต์ค่าฟุ่งเกิน (Percent overshoot, P.O.)
- เวลาที่ระบบเข้าสู่สภาวะคงตัว (Settling time,  $T_s$ )

ผลการจำลองสถานการณ์แสดงได้ดังรูปที่ 4.4 ซึ่งกราฟที่มีจุดสำคัญหลายตั้ง พลายนต์ปกติ



รูปที่ 4.4 ผลการตอบสนองต่ออินพุตขั้นบันไดหนึ่งหน่วย

ตารางที่ 4.1 ข้อมูลสำคัญของการตอบสนองต่ออินพุตแบบขั้นบัน្ត ไดหนំងងងងង

	P.O.	Tr (Sec)	Ts (Sec)(2%)	Tp (Sec)
Max	7.9877	0.026	0.0510	0.0350
Min	1.9663	0.025	0.0320	0.0320

จากการทดสอบตามรูปที่ 4.4 พิจารณาประกอบกับข้อมูลในตารางที่ 4.1 อาจสังเกตเห็นว่า การตอบสนองเป็นแบบอกไปจากแนวปกติน้อยมาก นั่นหมายถึงระบบที่ชัดเจนแล้ว มีความคงทนทางสมรรถนะอยู่ในระดับที่ดีมาก

#### 4.4 สรุป

ระบบสองมวลที่มีการชดเชยรีโซแนนซ์การบิดแล้ว ไดรับการนำมาพิจารณาในลักษณะที่ เป็นเชิงเส้น เพื่อวิเคราะห์ความคงทนทางสมรรถนะและทางเสถียรภาพของระบบ ในระบบดังกล่าว มีตัวชดเชยสองชุด ชุดหนึ่งเป็นตัวชดเชยอินพุตและอิกชุดหนึ่งเป็นตัวชดเชยป้อนกลับ ตัวชดเชยทั้งสองนี้เสถียรและตายตัว พลานต์ปราภกความไม่แน่นอนแบบพารามิตเตอร์และไม่เป็นเชิงโครงสร้าง กระบวนการตัวชดเชยแสดงในรูปพลานต์แบบช่วง ที่มีสัมประสิทธิ์ในแบบจำลองสามารถผันแปรได้  $\pm 30\%$  ของค่าปกติ

การวิเคราะห์ความคงทนทางเสถียรภาพอาศัยทฤษฎีบทอัตราขยายขนาดเล็กแบบคงทน [21] ทฤษฎีดังกล่าวให้ค่าส่วนเพื่ออัตราขยายเชิงช้อน 62.1511 หมายความว่าระบบมีความคงทนทางเสถียรภาพสูง

การวิเคราะห์ความคงทนทางสมรรถนะอาศัยการจำลองสถานการณ์ เพื่อตรวจดูการตอบสนองในโหมดเวลาต่ออินพุตแบบขั้นบัน្ត ไดหนំងងงงง เมื่อแบบจำลองของระบบมีองค์ประกอบเป็นพลานต์แบบช่วงทั้งหมด 8 ชุดในตระกูล ผลการจำลองสถานการณ์อาจสรุปได้ว่า ระบบมีความคงทนทางสมรรถนะสูง มีการพุ่งเกินในย่าน  $1.97\% - 7.99\%$  สามารถถูกลเข้าการคงตัวได้ภายในย่าน  $0.032 - 0.051$  วินาที

## บทที่ 5

### การวิเคราะห์ความคงทนแบบไม่เชิงเส้น

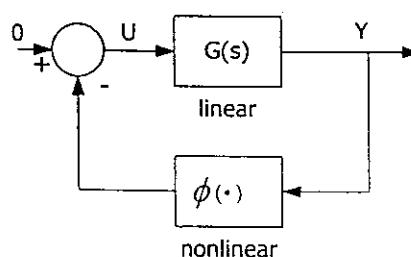
#### 5.1 กล่าวนำ

ในบทนี้เป็นการวิเคราะห์ความคงทนทางเสถียรภาพและสมรรถนะในโคลเมนเวลาของระบบแบบไม่เชิงเส้น โดยกำหนดให้ตัวชุดเชยเป็นชนิดตายตัว พลานต์มีความไม่แน่นอนแบบช่วงหรือเป็นพลานต์แบบช่วง ในส่วนของความไม่เป็นเชิงเส้นประภูมิแบบจำลองเป็นตรรกูลและเป็นชนิดไร้ความจำ (memoryless) ซึ่งได้จากการศึกษาแบบตาม ดังที่ได้กล่าวไว้แล้วในบทที่ 2 การวิเคราะห์เสถียรภาพคงทนของระบบไม่เป็นเชิงเส้นจะได้รับการรายงานก่อน งานวิจัยนี้ดำเนินการโดยอาศัยทฤษฎีที่มีรากฐานมาจากวิธีเกณฑ์ของโพพอฟ[31] ซึ่งเป็นวิธีการสำหรับวิเคราะห์เสถียรภาพในโคลเมนความถี่ โดยทำการกำหนดเชอร์ล็อกของความไม่เป็นเชิงเส้น (sector nonlinearity) เป็นวิธีการที่เหมาะสมกับระบบที่มีความไม่เป็นเชิงเส้นชนิดไร้ความจำ[32] รากฐานของทฤษฎีได้รับการพัฒนามาจากวิธีโดยตรงของเลบูโนฟ ใช้ได้กับระบบทุกอันดับ ให้ผลลัพธ์ถูกต้องแม่นยำ หลังจากนี้จึงเป็นการรายงานผลการวิเคราะห์ความคงทนทางสมรรถนะ ที่พึงพาการจำลองสถานการณ์

#### 5.2 ทฤษฎีที่เกี่ยวข้อง

##### 5.2.1 ทบทวนเกณฑ์ของโพพอฟ

การวิเคราะห์เสถียรภาพด้วยเกณฑ์ของโพพอฟ ดำเนินการในโคลเมนความถี่ เป็นเกณฑ์ที่มีเงื่อนไขเพียงพอสำหรับเสถียรภาพของระบบไม่เป็นเชิงเส้น โครงสร้างของระบบไม่เป็นเชิงเส้นอาจแทนได้ดังแผนภาพของรูปที่ 5.1



รูปที่ 5.1 ระบบป้อนกลับสำหรับเกณฑ์ของโพพอฟ

จากรูปที่ 5.1 อาจสังเกตเห็นว่าในส่วนของวิถีไปหน้าประกอบด้วยระบบที่มีพัฒนารูป เป็นเชิงเส้นและเป็นอิสระต่อเวลา (LTI system) ในส่วนของวิถีป้อนกลับประกอบไปด้วยความไม่เป็นเชิงเส้นที่เป็นอิสระต่อเวลา มีพัฒนารูปอยู่ภายใต้เซกเตอร์  $[0, K]$  อนิจัยได้ด้วยสมการที่ (5-1)

$$0 \leq \frac{\phi(y)}{y} \leq K \quad (5-1)$$

เมื่อ  $y \neq 0$  และ  $0 < K < \infty$  และนอกจากนี้ลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นจะต้องมีค่าเท่ากับ 0 ที่จุดกำเนิด  $\phi(0) = 0$

ทฤษฎีบท (เกณฑ์ของโพพอฟ) ระบบป้อนกลับดังรูปที่ 1 จะมีเสถียรภาพในเซกเตอร์  $[0, K]$  ก็ต่อเมื่อสามารถหาค่า  $q$  ที่ทำให้สมการนี้เป็นจริง

$$\operatorname{Re}[(1 + j\omega q)G(j\omega)] + \frac{1}{K} > 0 \quad (5-2)$$

[ การพิสูจน์ทฤษฎีบท (เกณฑ์ของโพพอฟ) ดูได้จาก (Vidyasagar, 1993, pp. 231-234)]

ความหมายเชิงกราฟของเงื่อนไขโพพอฟ

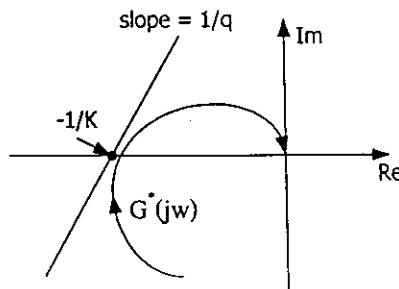
“ โลกัสโพพอฟ  $G^*(j\omega)$  จะต้องอยู่ทางขวาเมื่อของเส้นตรงโพพอฟที่ตัดแกน X ณ จุด  $-1/K$  และมีความชันเท่ากับ  $1/q$  ” เมื่อกำหนดให้โลกัสโพพอฟคือ

$$G^*(j\omega) = X^*(j\omega) + jY^*(j\omega)$$

โดยที่

$$X^*(j\omega) = \operatorname{Re}[G(j\omega)] \quad \text{และ} \quad Y^*(j\omega) = \omega \operatorname{Im}[G(j\omega)]$$

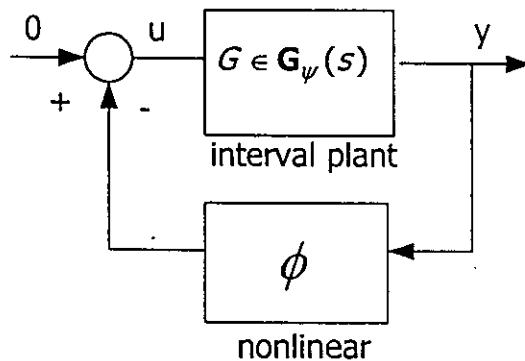
จากเงื่อนไขของโพพอฟอาจทำความเข้าใจได้ง่าย โดยดูรูปที่ 5.2 ประกอบคำอธิบาย



รูปที่ 5.2 แผนภาพในโดเมนความถี่ใช้สำหรับการพิจารณาตามเกณฑ์ของโพพอฟ

### 5.2.2 การวิเคราะห์ความคงทันทางเสถียรภาพของระบบไม่เชิงเส้น

ส่วนประกอบที่เป็นเชิงเส้นตรงส่วนของวิถีไปหน้า ดังรูปที่ 5.1 อาจจะเกิดความไม่แน่นอน ซึ่งมีได้หลากหลายรูปแบบ เช่น เชิงโครงสร้าง ไม่เป็นโครงสร้าง เชิงพารามิเตอร์ ดังที่ได้กล่าวไว้แล้วในบทที่ 3 ดังนั้นจากระบบดังรูปที่ 5.1 การพิจารณาความคงทันของระบบต่อความไม่แน่นอน จะกำหนดให้พลานต์ซึ่งอยู่ในส่วนประกอบเชิงเส้น เป็นพลานต์แบบช่วง ( $G_\psi(s)$ ) แทนโครงสร้างของระบบแสดงได้ดังรูปที่ 5.3



รูปที่ 5.3 โครงสร้างของระบบที่มีความไม่แน่นอนในพลานต์ เพื่อการพิจารณาคัวยເກລົ້າຂອງໂພພອີ

พฤษภันท 1 กำหนดให้มีตรรกูลพลานต์แบบช่วง  $G_\psi$  ของระบบเหมาะสมที่เสถียร (stable proper systems) (ดูรูปที่ 5.3) ตรรกูลของระบบไม่เชิงเส้น  $G_\psi^\phi$  จะมีเสถียรภาพสัมบูรณ์ก็ต่อเมื่อ ลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้น  $\phi$  อยู่ภายในเซกเตอร์  $[0, K]$  ซึ่ง  $K > 0$  เป็นค่าใดๆที่

$$K < \infty , \quad \text{ถ้า} \quad \inf_{G_\psi} \inf_{\omega \in R} \operatorname{Re}[(1 + j\omega q)G(j\omega)] \geq 0$$

มิฉะนั้น

$$K < -\frac{1}{\inf_{G_\psi} \inf_{\omega \in R} \operatorname{Re}[(1 + j\omega q)G(j\omega)]} \quad (5-3)$$

ซึ่ง  $G_\psi$  เป็นตรรกูลของระบบการโทโนฟ 8 ชุด

พิสูจน์: ให้  $g(s)$  เป็นสมाचิกไดๆ ของตระกูลพลาณ์แบบช่วง ความสัมพันธ์แบบอสมการนี้เป็นจริง

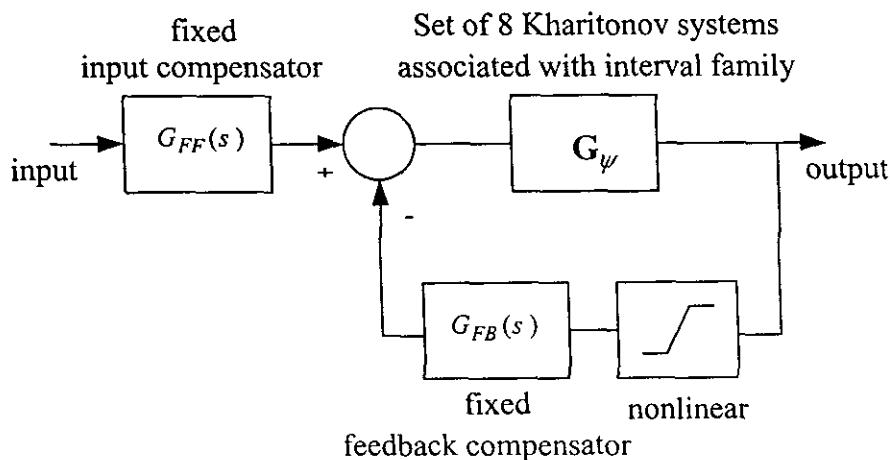
$$\begin{aligned} \operatorname{Re}\left[\left(1+j\omega q\right)g(j\omega)+\frac{1}{K}\right] &\geq \inf_{G \in G_\psi} \inf_{\omega} \operatorname{Re}\left[\left(1+j\omega q\right)G(j\omega)+\frac{1}{K}\right] \\ &= \inf_{G \in G_\psi} \inf_{\omega} \operatorname{Re}\left[\left(1+j\omega q\right)G(j\omega)\right]+\frac{1}{K}>0 \end{aligned}$$

โดยทฤษฎีบกเกณฑ์ของโพพอฟ อาจอนุมานว่า  $G_\psi^d$  มีเสถียรภาพสัมบูรณ์

หมายเหตุ: ทฤษฎีบกที่ข้างต้นยอนให้เราสามารถตรวจสอบเสถียรภาพ ของระบบไม่เป็นเชิงเส้นที่มีความไม่แน่นอนปรากฏในพลาณ์ ซึ่งแทนได้ด้วยตระกูลของระบบการ์โทโนฟ ด้วยวิธีการคำนวณ ในโคมนความถี่อาศัยเกณฑ์ของโพพอฟ

### 5.3 ความคงทนทางเสถียรภาพ

หัวข้อนี้แสดงการวิเคราะห์ความคงทนทางเสถียรภาพของระบบสองมวลที่ประกอบไปด้วยกลุ่มของความไม่เป็นเชิงเส้น ที่ได้จากการคำนหาแบบตาม ซึ่งได้รับการอธิบายไว้แล้วในบทที่ 2 การคำนวณงานมีข้อสมมุติว่าด้วยชุดเท่านี้ประกอบรวมเป็นระบบวงรอบปิดเป็นชนิดตายตัว ส่วนแบบจำลองของ พลาณ์เกิดความไม่แน่นอน ซึ่งอธิบายด้วยพลาณ์แบบช่วงในตระกูลการ์โทโนฟ โครงสร้างของระบบแสดงได้ดังรูปที่ 5.4



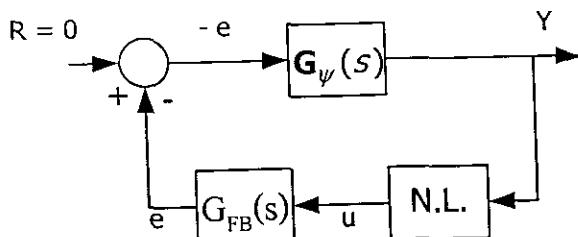
รูปที่ 5.4 ระบบสองมวลเมื่อเกิดความไม่แน่นอนของพารามิเตอร์ในระบบ  
ที่ปรากฏลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้น

พิงก์ชั้นถ่ายโอนของตัวชุดเชยในวิธีไปหน้า ตัวชุดเชยในวิธีป้อนกลับ และชุดพหุนามการ-โภนอฟที่ใช้ร่วมกับตระกูลของพหุนามแบบช่วงสำหรับระบบสองมวล คุ้ดีจากสมการที่ (4-7) (4-8) และ (4-14) ในบทที่ 4 ตามลำดับ ซึ่งในที่นี่ได้ใช้สัญลักษณ์  $G_{\gamma}(s)$  สมมูลกับ  $G_k(s)$  ในบทที่ 4

การวิเคราะห์เสถียรภาพของระบบตามรูปที่ 5.4 ในที่นี้จะไม่พิจารณาตัวชุดเชยในส่วนของวิธีไปหน้า เพราะทราบเป็นที่แน่นอนว่าตัวชุดเชยเสถียรและตายตัวจึงไม่กระทบต่อเสถียรภาพวงรอบปิด และเมื่อสังเกตระบบตามรูปที่ 5.4 กรณีที่ไม่พิจารณาตัวชุดเชยในส่วนของวิธีไปหน้านั้น พบว่าระบบดังกล่าวมีโครงสร้างแตกต่างไปจากระบบตามแนวทางการพิจารณาด้วยเกณฑ์ของโพโพฟคลังที่ได้แสดงไว้ในรูปที่ 5.3 ดังนั้นการวิเคราะห์ความคงทนทางเสถียรภาพด้วยทฤษฎีบท 1 ซึ่งมีรากฐานมาจากเกณฑ์ของโพโพฟ จะเป็นต้องทำการปรับโครงสร้างของระบบดังกล่าวสอดคล้องกับโครงสร้างตามรูปที่ 5.3 ก่อน รายละเอียดของการดำเนินการอธิบายได้ดังรูปที่ 5.5 คำอธิบายรายละเอียดอาจดูได้จาก [33]

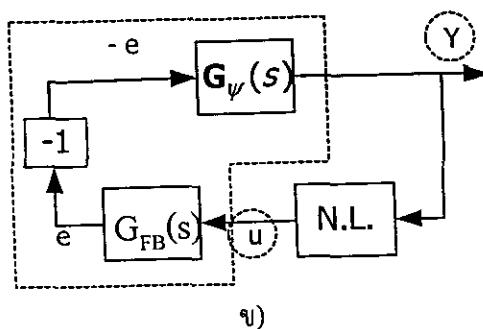
การวิเคราะห์ความคงทนทางเสถียรภาพของระบบตามทฤษฎีบท 1 จะถือว่าลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นของระบบอยู่ในเซกเตอร์  $[0, K]$  จากนั้นดำเนินการวัดโลกัสโพโพฟของ  $G_{\gamma}G_{FB}(s)$  (ได้จากการปรับโครงสร้างตามรูปที่ 5.5) ในระบบเชิงช้อน ซึ่งจะมีค่ากันทั้งหมด 8 ชุด กราฟที่ได้ปรากฏดังรูปที่ 5.6 กราฟเส้นหนาที่เป็นของกรณีแบบจำลองเฉลี่ยปกติ (nominal model) ซึ่งพบว่าโลกัสโพโพฟที่ตัดแกน x มีขนาดมากที่สุดคือ ที่จุด  $(-0.2507, 0)$  ถ้าพิจารณาเสถียรภาพโดยอาศัยความสัมพันธ์ (5-3) ค่า K ควรมีค่าไม่เกิน  $1/0.2507 = 3.998$  ซึ่งหมายความว่าค่าความชันของลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นจะต้องอยู่ในช่วงของเซกเตอร์  $[0, 3.998]$  ระบบจึงจะรักษาเสถียรภาพไว้ได้

จากการวิเคราะห์ความคงทนทางเสถียรภาพในหัวข้อนี้ สามารถกำหนดช่วงค่าความชันของลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นแบบอิ่มตัวที่ทำให้ระบบมีเสถียรภาพได้ โดยจะต้องอยู่ในช่วง  $0 < K < 3.998$  เมื่อพิจารณาค่าความชันของลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นชนิดอิ่มตัวที่ได้จากวิธีการค้นหาแบบตาม ซึ่งได้รับการอธิบายไว้แล้วในบทที่ 2 นั้นคือ  $1.1447 \leq K_{NONLINEAR} \leq 1.3581$  พบว่าค่าความชันของระบบดังกล่าวสอดคล้องกับเงื่อนไขที่ได้จากวิธีการตรวจสอบเสถียรภาพตามทฤษฎีบท 1 ดังนั้นจึงสรุปได้ว่าระบบขยายบานการทำงานที่ปราภูณลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นยังคงมีเสถียรภาพคงทน เมื่อแบบจำลองของระบบสองมวลมีพารามิเตอร์เปลี่ยนแปลงอยู่ในช่วง  $\pm 30\%$

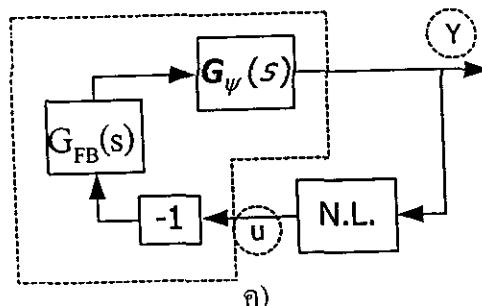


Two-Inertia System

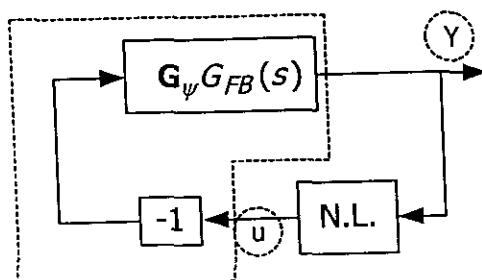
(n)



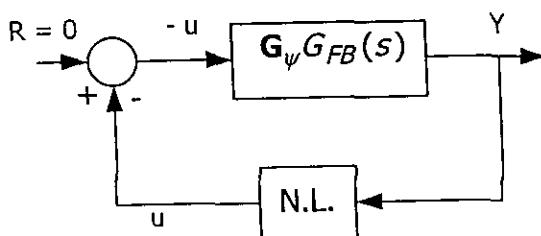
(u)



(r)



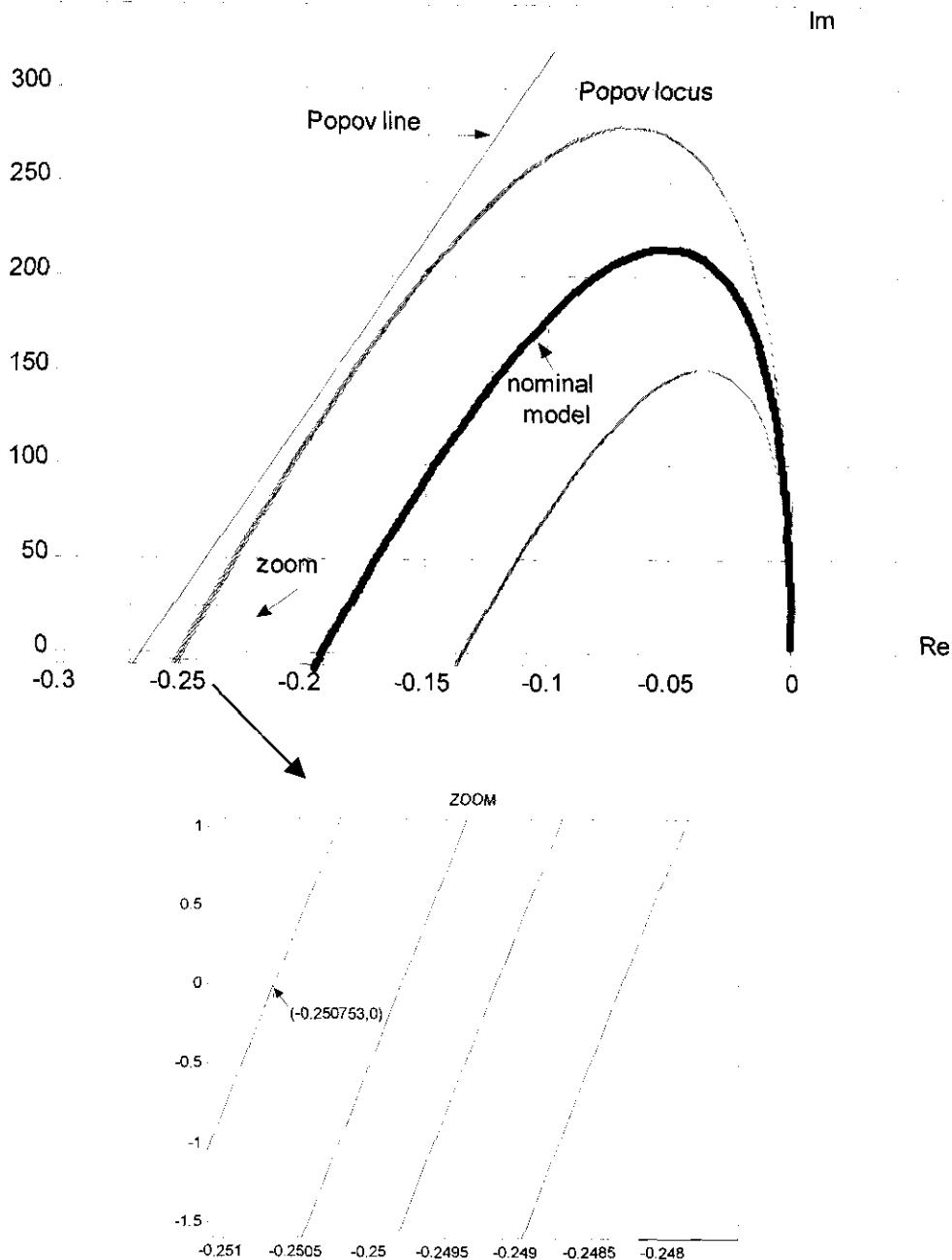
(s)



Popov's System

(t)

### Robust Nonlinear Stability of Interval Plant



รูปที่ 5.6 ผลการวิเคราะห์ความคงทนทางเสถียรภาพของระบบไม่ชิงเส้น

## 5.4 ความคงทนทางสมรรถนะ

การวิเคราะห์ผลตอบสนองของระบบวงรอบปิดในโอดเมนเวลา อาศัยการจำลองสถานการณ์ของระบบปิดตามรูปที่ 5.4 เมื่ออินพุตเป็นขั้นบันไดหนึ่งหน่วย แบบจำลองทางคอมพิวเตอร์ของพลาณ์ที่นำมาจำลองสถานการณ์ มี 8 ชุด ในส่วนของลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นที่นำมาจำลองสถานการณ์จะทำการกำหนดขอบเขตของลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้น โดยพิจารณาเฉพาะค่าสูงสุด, ค่าต่ำสุด และค่าเฉลี่ย ในขอบเขตที่กำหนดไว้จากตารางที่ 2.1 ในบทที่ 2 ค่าสูงสุด, ค่าต่ำสุด และค่าเฉลี่ย ของลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นที่ใช้ในการจำลองสถานการณ์ แสดงได้ดังตารางที่ 5.1

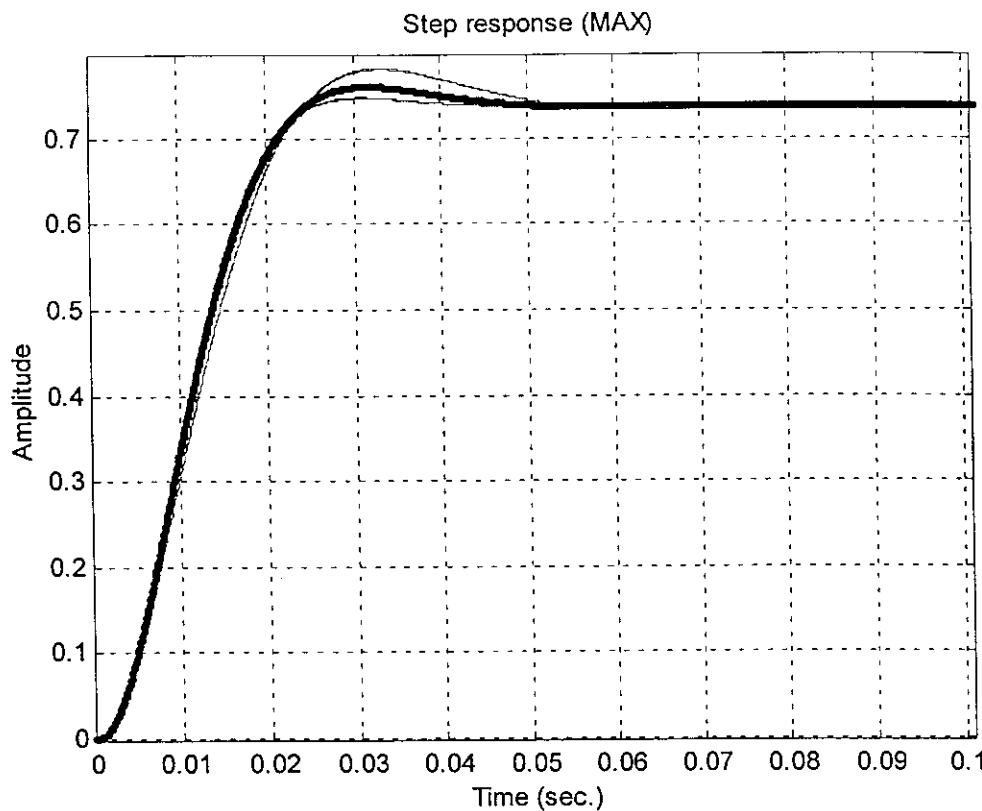
ตารางที่ 5.1 ขอบเขตของลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้น  
สำหรับการจำลองสถานการณ์

	$m$	$x_u$	$X_l$
Max	1.3581	2.7590	2.1646
Mean	1.2787	2.0961	1.3914
Min	1.1447	1.3402	0.2553

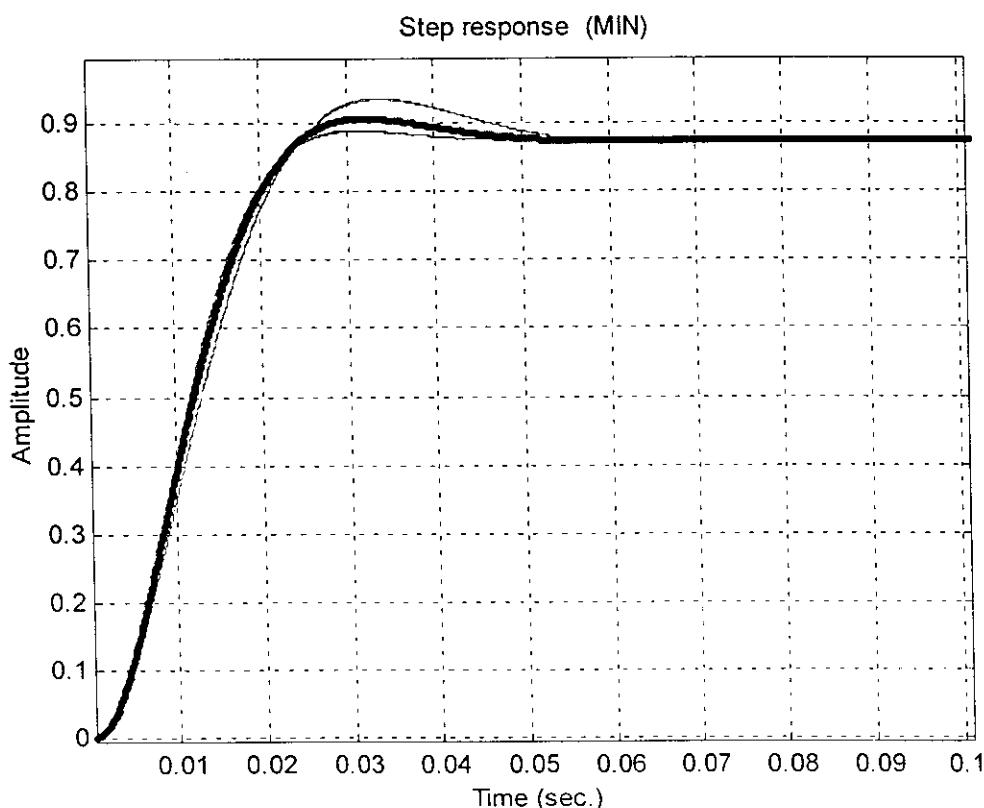
ผลการจำลองสถานการณ์จะแสดงค่าต่างๆที่อธิบายถึงพฤติกรรมของระบบดังนี้

- ความไวของระบบจะบ่งบอกโดยค่าเวลาไตรระดับ
- เวลาที่เกิดค่าสูงสุดของการตอบสนอง
- เปอร์เซ็นต์ค่าฟุ่งเกิน
- เวลาที่ระบบเข้าสู่สภาวะคงตัว

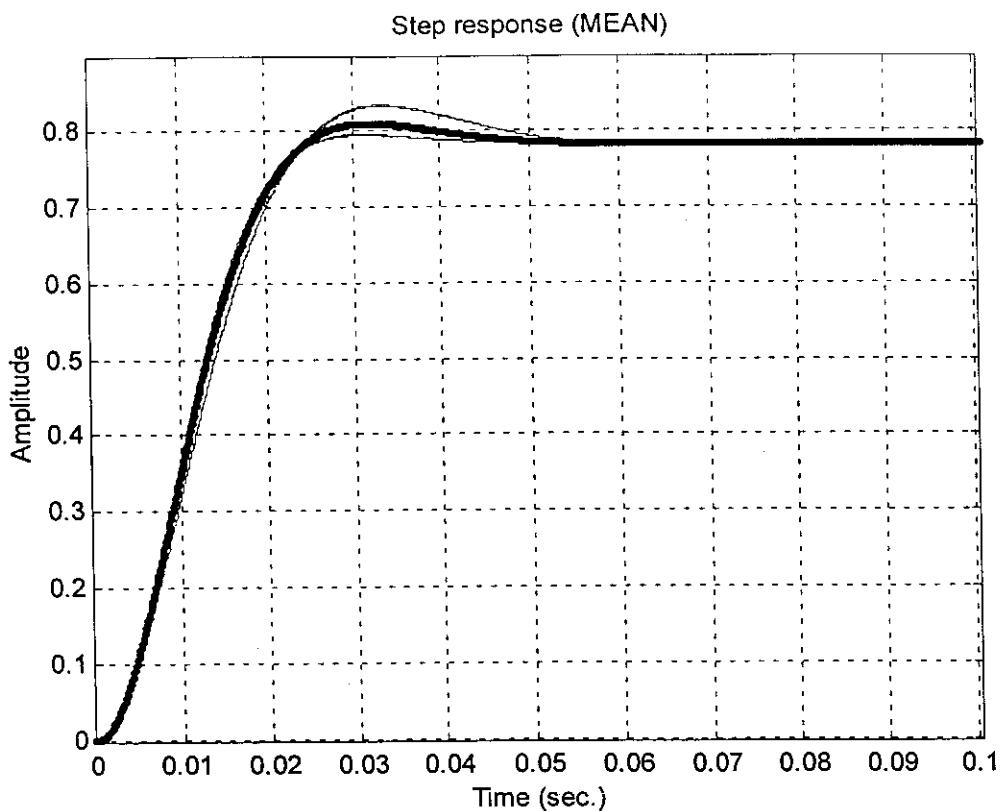
ผลการจำลองสถานการณ์สำหรับระบบที่ใช้ค่าสูงสุด, ค่าต่ำสุด และค่าเฉลี่ยของลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นในการจำลองสถานการณ์ แสดงได้ดังรูปที่ 5.7 ถึง 5.9 ตามลำดับ ซึ่งกราฟหนาทึบนั้นหมายถึง พลาณ์ที่ปกติ (nominal plant) ซึ่งก็คือ พลาณ์ที่มีแบบจำลองเฉลี่ยปกติ



รูปที่ 5.7 ผลการตอบสนองของระบบต่ออินพุตขั้นบันไดหนึ่งหน่วย (ค่าสูงสุด)



รูปที่ 5.8 ผลการตอบสนองของระบบต่ออินพุตขั้นบันไดหนึ่งหน่วย (ค่าต่ำสุด)



รูปที่ 5.9 ผลการตอบสนองของระบบต่ออินพุตแบบขั้นบันไดหนึ่งหน่วย (ค่าเฉลี่ย)

ตารางที่ 5.2 ข้อมูลสำคัญของการตอบสนองต่ออินพุตแบบขั้นบันไดหนึ่งหน่วยสำหรับรูปที่ 5.7

	P.O.	Tr(Sec)	Ts(Sec)(2%)	Tp(Sec)
Max	6.522	0.0263	0.057	0.0328
Min	1.7584	0.0245	0.050	0.0309

ตารางที่ 5.3 ข้อมูลสำคัญของการตอบสนองต่ออินพุตแบบขั้นบันไดหนึ่งหน่วยสำหรับรูปที่ 5.8

	P.O.	Tr(Sec)	Ts(Sec)(2%)	Tp(Sec)
Max	7.507	0.0265	0.055	0.0337
Min	1.951	0.0248	0.048	0.0314

ตารางที่ 5.4 ข้อมูลสำคัญของการตอบสนองต่ออินพุตแบบขั้นบันไดหนึ่งหน่วยสำหรับรูปที่ 5.9

	P.O.	Tr(Sec)	Ts(Sec)(2%)	Tp(Sec)
Max	6.8130	0.0244	0.0600	0.0333
Min	1.8340	0.0237	0.0520	0.0309

จากการทดสอบตามรูปที่ 5.7 ถึง 5.9 พิจารณาประกอบกับข้อมูลในตารางที่ 5.2 ถึง 5.4 ตามลำดับ อาจสังเกตเห็นว่า การทดสอบของเบี้ยงเบนไปจากแนวปกติน้อยมาก อย่างไรก็ตาม อาจสังเกตเห็นว่า การทดสอบของลู่เข้าระดับคงตัวแตกต่างกัน ในกรณีของรูปที่ 5.7 มีระดับการทดสอบของคงตัวอยู่ที่ 0.734 กรัมของรูปที่ 5.8 มีระดับการทดสอบของคงตัวอยู่ที่ 0.871 และกรณีของรูปที่ 5.9 ระดับการทดสอบของคงตัวเป็น 0.779 ที่เป็นเช่นนี้ เพราะลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้น มีความแตกต่างกันในแต่ละกลุ่มนั้นหมายถึงระบบที่ปราศจากลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นมีความคงทันทางสมรรถนะอยู่ในระดับค่อนข้าง

## 5.5 สรุป

บทนี้ได้นำเสนอการวิเคราะห์ความคงทันทางสถิติรากฟ้าและสมรรถนะ ทฤษฎีบท 1 ที่นำเสนอด้วยงานวิจัยนี้ ใช้ประกอบกับการประยุกต์ก็อนท่องโพโพฟเพื่อวินิจฉัยสถิติรากฟ้า ของระบบไม่เชิงเส้นที่มีความไม่แน่นอนในระบบแทนได้ด้วยพัฒนาตัวแบบช่วง ส่วนการวิเคราะห์ความคงทันทางสมรรถนะนั้นพึงพิจารณาจำลองสถานการณ์ เพื่อตรวจสอบทดสอบของต่ออินพุตขึ้นบันไดหนึ่งหน่วย ผลการศึกษาวิเคราะห์แสดงให้เห็นว่า ระบบสองมวลที่มีการขยายยานการทำงาน มีความคงทันทั้งสมรรถนะและสถิติรากฟ้าที่ดี

## บทที่ 6

### ความคงทนของระบบวิเคราะห์ด้วยวิธีมอนติคาร์โล

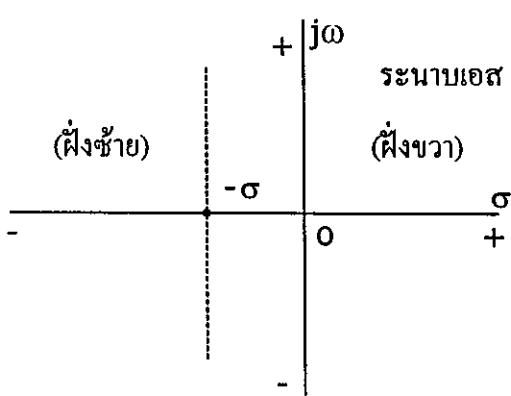
#### 6.1 กล่าวว่า

วิธีมอนติคาร์โล ดังที่ได้ทบทวนไว้ข้างแล้ว ในบทที่ 3 ของรายงานวิจัยนี้ เป็นวิธีที่ได้รับการนำมาใช้ประยุกต์กันเป็นเวลานานแล้ว ในกลุ่มการศึกษาวิจัยที่ข้องเกี่ยวกับการเพื่นสูม โดยเฉพาะอย่างยิ่งทางวิทยาศาสตร์ เช่น [34] เมื่อเร็วนี้ก็ได้มีการทบทวนวิธีดังกล่าวภายในได้คำเรียก การจำลองสถานการณ์แบบมอนติคาร์โล [18,35] ตามปกติวิธีมอนติคาร์โลนี้มักจะนำมาประมาณค่าอินทิกรัลและความน่าจะเป็นที่เหตุการณ์ใดเหตุการณ์หนึ่งจะเกิดขึ้น โดยที่มีการสมมุติการกระจายของความน่าจะเป็นให้เป็น *a priori* เพื่อใช้ประยุกต์ในการสูมค่า วิธีมอนติคาร์โลได้รับการนำมาใช้วิเคราะห์ความคงทน ของระบบควบคุมในชุดแรกๆตอนช่วงต้นทศวรรษที่ 90 [36,37] เป็นการประยุกต์กับระบบเชิงเส้นไม่ผันแปรตามเวลา ซึ่งก็ได้สมมุติว่าความไม่แน่นอนเกิดกับระบบนั้น มีขอบเขตจำกัดและมีการกระจายเป็นแบบ Gaussian ต่อมาก Barnish และ Lagoa[38] ได้พิสูจน์ว่า กรณีของระบบเชิงเส้นที่มีการศึกษาปัญหาความคงทน โดยพึ่งพาทฤษฎีของการวิโนฟและทฤษฎีของ (Edge theorem) ปัญหาดังกล่าวนั้นวินิจฉัยใน คอนเวกซ์ปิด (closed convex) ที่สมมาตร การดำเนินงานด้วยวิธีมอนติคาร์โลไม่จำเป็นต้องมี *a priori* ทางรูปแบบการกระจายใดๆเลย ผู้ดำเนินงานสามารถใช้การกระจายแบบสม่ำเสมอ (uniform distribution) ได้ ผลที่ได้อีกเป็นกรณีเฉพาะที่สุด

งานวิจัยนี้ ดำเนินงานโดยอาศัยเครื่องคอมพิวเตอร์ของพหุนามการวิโนฟ อธินายพลาตน์ ที่ pragmatically ความไม่แน่นอนเป็นช่วง  $\pm 30\%$  ในพารามิเตอร์ของแบบจำลอง จึงอาจสมมุติได้ว่า การวิเคราะห์ ความคงทนของระบบเชิงเส้นดังกล่าว ดำเนินการภายใต้คุณสมบัติที่สมมาตร ตัวชุดเซย์สองชุดที่เกี่ยวข้องทราบฟังก์ชันถ่ายโอนแน่นอนและตายตัว ดังนั้นการดำเนินงานในแนวทางของวิธีมอนติคาร์โลจึงดำเนินการสูมค่าตัวแปร ที่แสดงปริมาณความผันแปรของพารามิเตอร์ในแบบจำลอง พลาตน์แบบช่วงเท่านั้น อัลกอริธึมสำหรับการจำลองสถานการณ์มีรายละเอียดอย่างไรนั้น จะได้กล่าวถึงต่อไป

## 6.2 การวินิจฉัยเสถียรภาพคงทัน

สำหรับระบบเชิงเส้นที่อธิบายด้วยฟังก์ชันถ่ายโอน การตรวจสอบเสถียรภาพทำได้ง่ายๆ โดยคุณว่ามีโพลของระบบป้อนกลับอยู่ทางฝั่งขวาของระนาบเออส (*s*-plane) หรือไม่ ในทางการ



รูปที่ 6.1 ระนาบเออส

วิเคราะห์เสถียรภาพคงทันแบบเพ็นสุ่มนี้ ถ้าเราจะวินิจฉัยเสถียรภาพสัมบูรณ์ ก็เพียงแต่ตรวจสอบโพลของระบบป้อนกลับทุกตัว ว่ามีแม้แต่เพียงตัวเดียวที่ปราภกูทางฝั่งขวาของระนาบเออสหรือไม่ หากนิ่กีสรุปได้ว่า ระบบนี้ไม่มีความคงทันทางเสถียรภาพ โพลที่กล่าวถึงทั้งหมดเป็นผลลัพธ์ของการจำลองสถานการณ์ตามวิธีมอนติคิวาร์โล ถ้าหากเราจะกำหนดความต้องการค้านเสถียรภาพให้เข้มขึ้น ก็อาจประยุกต์แนววิถีการเลื่อนแกน

$j\omega$  มาทางซ้ายให้ตัดแกน  $\sigma$  ที่ตำแหน่ง  $-\sigma$  ตามวิธีทางการวิเคราะห์เสถียรภาพสัมพัทธ์ และให้การวินิจฉัยว่ามีโพลใดปราภกูทางฝั่งขวาของแกน  $j\omega$  ที่เลื่อนไปแล้วบ้าง

ถ้าหากเราผ่อนปรนความต้องการค้านเสถียรภาพลงบ้าง แทนที่จะยอมรับแต่เพียงเสถียรภาพสัมบูรณ์ ก็อาจตั้งเงื่อนไขในการยอมรับระดับความน่าจะเป็นที่ระบบจะขาดเสถียร ( $Pr_{uns}$ ) เช่น อาจกำหนดว่ายอมรับ  $Pr_{uns}$  ได้ไม่เกิน 0.01 กรณีเช่นนี้ เราอาจคำนวณ  $Pr_{uns}$  ได้ง่ายๆ ถ้าจำนวนวนรอบของการจำลองสถานการณ์มากพอ กำหนดให้

$$m = \text{จำนวนวนรอบของการจำลองสถานการณ์}$$

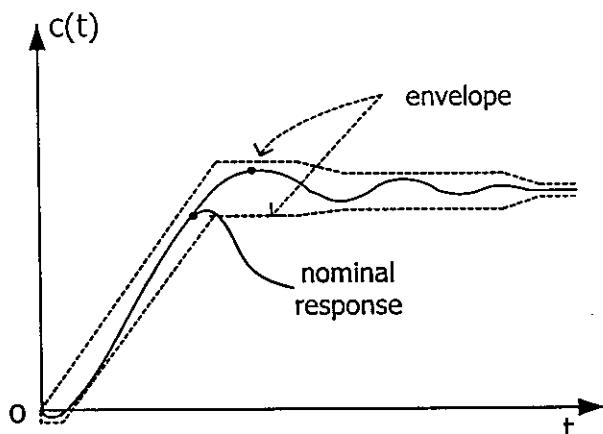
$$n = \text{อันดับของระบบป้อนกลับ}$$

$$p_u = \text{จำนวนโพลที่ไม่เสถียร}$$

$$\text{ดังนั้น } Pr_{uns} = \frac{p_u}{n \times m}$$

## 6.3 การวินิจฉัยสมรรถนะคงทัน

คุณภาพของสมรรถนะในโคลเมนเวลาอาจวินิจฉัยได้ ด้วยการพิจารณาการตอบสนองของระบบต่ออินพุต ซึ่งต้องพึงพากการจำลองสถานการณ์โดยละเอียด เพราะมีเพียงแค่การตอบสนองในโคลเมนเวลาเท่านั้น ที่จะสามารถตีแผ่ถึงการผุ่งเกิน เวลาไตร่ดับ เวลาเข้าสู่สถานะคงตัว ค่าคลาดเคลื่อนและอื่นๆ ได้อย่างถูกต้อง ในงานวิจัยนี้การตอบสนอง  $c(t)$  จะต้องพิจารณาสอดคล้องกับอินพุต  $r(t)$  เมื่อแรกป้อนให้กับตัวชุดแซยอินพุต การวินิจฉัยความคงทันสมรรถนะอาจดำเนินการด้วยการสร้างของกำกับการตอบสนองในโคลเมนเวลาของแบบจำลองเฉลี่ยปกติ (nominal model)



รูปที่ 6.2 การตอบสนองเมื่อมีช่องกำกับ

ดังรูปที่ 6.2 ถ้ามีการตอบสนองเมื่อเพียงชุดเดียว อันเกิดจากการจำลองสถานการณ์ด้วยวิธี蒙ติ كار์โลตัดช่องกำกับไม่ว่าจะที่ตำแหน่งใดก็ถือได้ว่า ระบบนี้ไม่มีความคงทนทางสมรรถนะ การพิจารณาเช่นนี้ถือเป็นการพิจารณาแบบเข้ม ถ้าหากเราผ่อนปรนการพิจารณาลงให้บ้าง โดยกำหนดเป็นระดับของความน่าจะเป็นที่การตอบสนองมีส่วนที่เกินออกไปนอกช่องกำกับ ( $Pr_c$ ) เช่น อาจกำหนดว่ายอมรับค่า  $Pr_c$  ได้ไม่เกิน 0.05 เราอาจคำนวณ  $Pr_c$  ได้ เมื่อกำหนดให้

$$q_c = \text{จำนวนชุดการตอบสนองที่ตัดช่องกำกับ}$$

$$m = \text{จำนวนรอบของการจำลองสถานการณ์}$$

$$\text{ดังนั้น } Pr_c = \frac{q_c}{m}$$

#### 6.4 จำนวนรอบของการคำนวณด้วยวิธี蒙ติคิลาร์โล

เนื่องจากวิธี蒙ติคิลาร์โลนี้มีรากฐานมาจากความน่าจะเป็น ดังนั้นยิ่งการคำนวณมีจำนวนรอบมากเท่าไรก็ยิ่งคิด นั่นหมายถึง  $m$  ในหัวข้อ 6.2 และ 6.3 มีค่ามากใกล้ความเป็นอนันต์ ทว่าในทางปฏิบัติแม้จะมีคอมพิวเตอร์สมรรถนะสูงในการคำนวณ จำนวนรอบของการจำลองสถานการณ์ก็ไม่ควรจะมากจนเกินไป การประมาณค่า  $m$  สำหรับเป็นจำนวนรอบค่าสุดของ การจำลองสถานการณ์ จะให้ซื้อถือได้จะต้องกำหนดค่าความแม่นยำ  $\epsilon \in (0,1)$  และค่าความมั่นใจ  $\delta \in (0,1)$  ซึ่ง  $\epsilon$  และ  $\delta$  ยิ่งน้อยเท่าไรยิ่งดี แต่ถ้าน้อยมากอาจจะทำให้ค่า  $m$  มีค่าสูงมากตามไป ในทางปฏิบัติจึงต้องกำหนด  $\epsilon$  และ  $\delta$  น้อยย่างระมัดระวัง อาจกล่าวได้ว่า ผลการคำนวณตามวิธี蒙ติคิลาร์โล มีความถูกต้องแม่นยำ ในย่าน  $\epsilon$  ซึ่งสามารถประกันความมั่นใจของผลลัพธ์ด้วยความน่าจะเป็น  $(1-\delta)$  การประมาณค่า  $m$  เท่าที่ผ่านมา มีผู้นิยมใช้ กฎเบอร์นุยล์ลีของตัวเลขค่ามาก (Bernoulli law of large number) ดังสมการ (6-1) ขอบเขตเซอร์โนฟฟ์ (Chernoff bound) ดังสมการ (6-2)

$$m \geq \frac{1}{4\epsilon^2\delta} \quad (6-1)$$

$$m \geq \frac{\ln(2/\delta)}{2\epsilon^2} \quad (6-2)$$

$$m \geq \frac{\ln 1/\delta}{\ln 1/(1-\varepsilon)} \quad (6-3)$$

และขั้นนีขอบเขตที่บีดี (TBD-bound) ดังสมการ (6-3) สองวิธีการแรกได้รับการทบทวนไว้ใน[39] และใน[39] เห็นกันที่มีการนำเสนอยาลະอี้ดของวิธีที่สาม สำหรับงานวิจัยนี้กำหนดให้  $\delta = \varepsilon = 0.005$  จึงมีจำนวนรอบการคำนวณ ( $m$ ) จากทั้งสามวิธีแสดงไว้ในตารางที่ 6.1

ตารางที่ 6.1 จำนวนรอบการคำนวณ ( $m$ ) ประมาณค่าด้วย (6-1),(6-2) และ (6-3)

	Bernoulli	Chernoff	TBD
จำนวนรอบ การคำนวณ ( $m$ )	$(2 \times 10^6) + 1$	119,830	1,058

จะเห็นว่า ถ้าใช้กฎเบอร์นูยลลีจะต้องคำนวณถึง 2 ล้านรอบ ซึ่งจะใช้เวลานานมากสำหรับเครื่อง Pentium III 933 MHz ในงานวิจัยนี้ จึงได้ประยุกต์ผลของ TBD ให้เครื่องทำการจำลองสถานการณ์ด้วยวิธีมอนติคาโร เป็นจำนวน 1,100 รอบ เพื่อทดสอบคุณลักษณะในขั้นต้น เมื่อเห็นว่าผลลัพธ์ถูกต้องเหมาะสม จึงดำเนินการรีบเป็นจำนวน 120,000 รอบ ตามผลของขอบเขตเชอร์นอฟที่แนะนำว่า การคำนวณตามวิธีมอนติคาโรไม่ควรน้อยกว่า 119,830 รอบ

## 6.5 อัลกอริธึมมอนติคาโร

จากแนวคิดเรื่องความไม่แน่นอนในแบบจำลองของพลาณ์ ที่ได้อธิบายไว้ในบทที่ 3 จึงได้ทำการออกแบบอัลกอริธึมมอนติคาโรสำหรับงานวิจัยนี้ ซึ่งต้องกำหนดครุปัจจัยและตั้งต้นของปัญหาเป็นพลาณ์ปกติ ซึ่งอธิบายได้ด้วย  $G(s)$  กล่าวคือ

$$\text{nominal plant : } G(s) = \frac{n_0}{s^3 + d_2 s^2 + d_1 s + d_0}$$

เมื่อ

$$n_0 = 1.325 \times 10^6 ; d_0 = 73.117 \times 10^4 ; d_1 = 16.297 \times 10^4 ; d_2 = 13.388$$

การอธิบายความไม่แน่นอนในระบบ อาศัยพลานต์แบบช่วง  $G_i(s)$  ดังนี้

$$\text{interval plant : } G_i(s) = \frac{n_0 \pm \gamma n_0}{s^3 + (d_2 \pm \gamma d_2)s^2 + (d_1 \pm \gamma d_1)s + (d_0 \pm \gamma d_0)}$$

ซึ่ง  $\Delta$  ค่างๆแสดงปริมาณความไม่แน่นอน อันมีขอบเขตจำกัดที่  $\pm 30\%$  ของค่าปกติ รายละเอียดของอัลกอริธึมมีดังต่อไปนี้

### อัลกอริธึมสำหรับวิธีนอนติดาร์โอล

ตอนที่ 1: รูปลักษณะตั้งต้น  $G(s)$  เป็น nominal

ตอนที่ 2: loop  $k \leftarrow 1 \dots m$  รอบ

(ตอนที่ 2.1)

สุ่มค่าตัวเลข  $R$  ระหว่าง 0-1

if ( $R > 0.5$ ) then

สุ่มค่าตัวเลข  $r$  ระหว่าง 0-1

คำนวณ  $\pm \Delta n_0$  แบบสัดส่วนตรง ในย่าน 0-0.5 และ 0.501-1

ขอมรับค่า  $n_0 = n_0 \pm \Delta n_0$

else

คงค่า  $n_0$  เดิม ไม่เปลี่ยนแปลง

endif

(ตอนที่ 2.2) ดำเนินการทำองเดียวกับตอนที่ 2.1 กระทำสำหรับค่า  $d_0$

(ตอนที่ 2.3) ดำเนินการทำองเดียวกับตอนที่ 2.1 กระทำสำหรับค่า  $d_1$

(ตอนที่ 2.4) ดำเนินการทำองเดียวกับตอนที่ 2.1 กระทำสำหรับค่า  $d_2$

- คำนวณฟังก์ชันถ่ายโอนของวงรอบการป้อนกลับจาก  $G_i(s)$

- คำนวณโพลของวงรอบการป้อนกลับ

- บันทึกค่าโพลของวงรอบการป้อนกลับ ลงไฟล์

- คำนวณฟังก์ชันถ่ายโอนรวม  $G_{FF}(s)$  ของตัวชุดเชยอินพุตค่วย

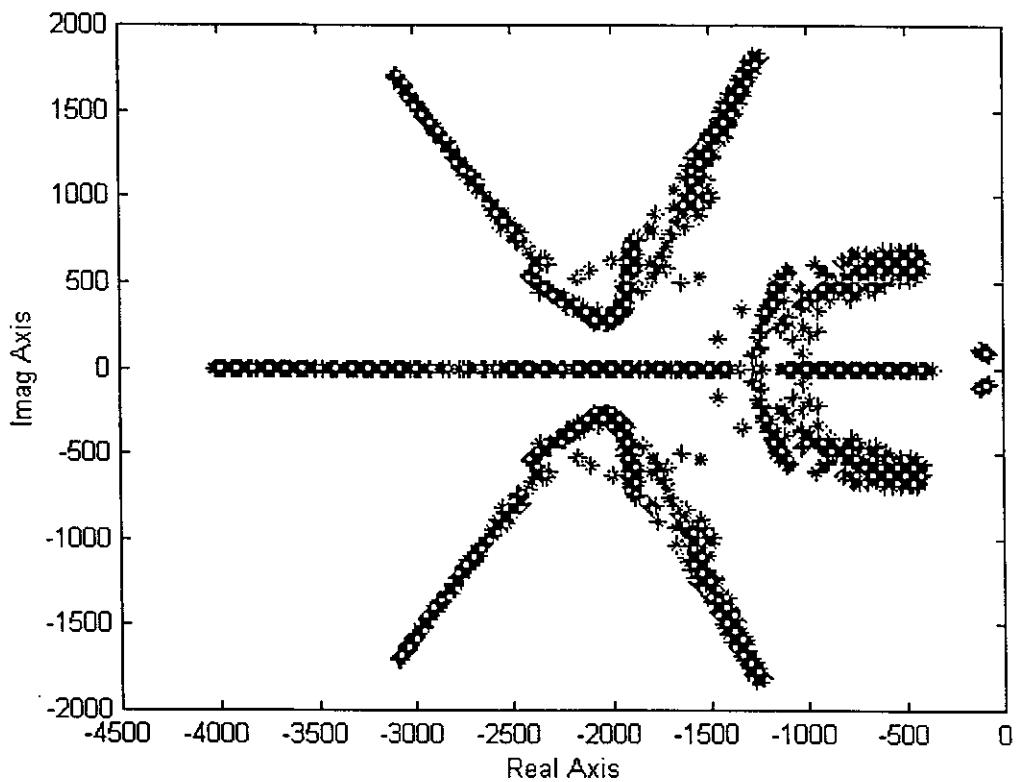
- บันทึกค่า numerator และ denominator ของฟังก์ชันถ่ายโอนรวม

- ลงไฟล์

end loop

## 6.6 ผลและอภิปราย

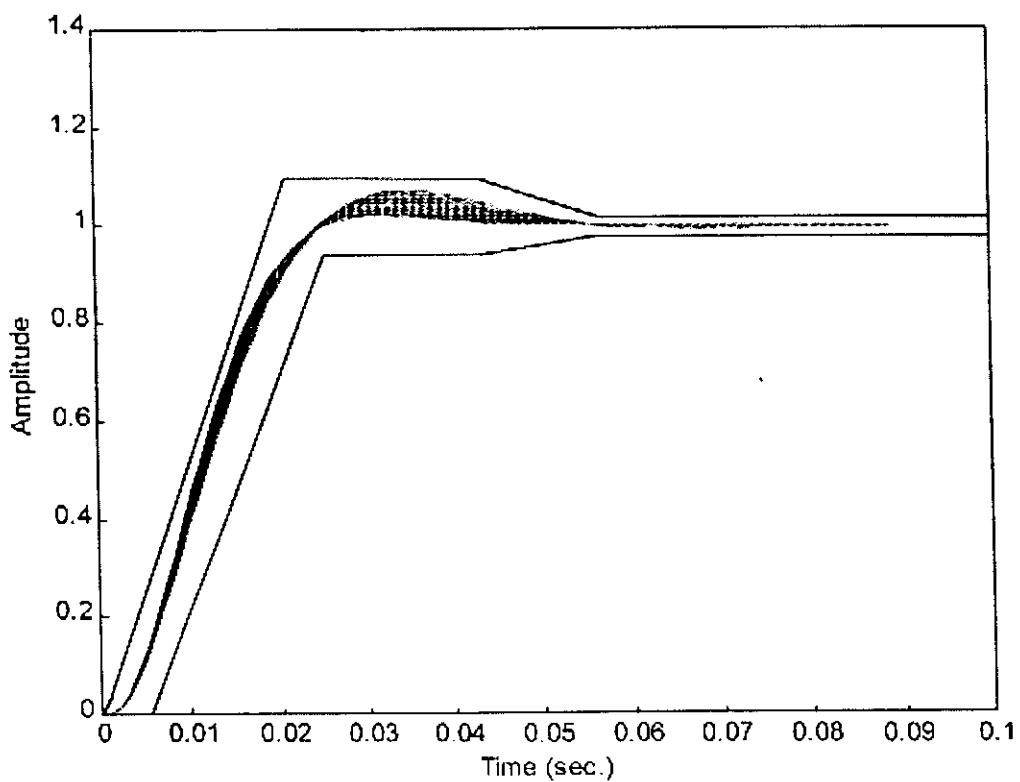
เมื่อดำเนินการด้วยวิธีมอนติคาร์โล 1,100 รอบ การคำนวณโพลของวงรอบการป้อนกลับให้กระสวนโพลเป็นดังผังที่แสดงในรูปที่ 6.3 อาจสังเกตได้ว่าระบบมีเสถียรภาพสัมบูรณ์จากการที่โพลทุกตัวอยู่ท่าทางฝั่งซ้ายของระนาบเอส เมื่อพิจารณาการตอบสนองในโคลเมนเวลา ที่มีต่ออินพุตแบบขั้นบันน์ไดหนึ่งหน่วยดังรูปที่ 6.4 อาจสังเกตเห็นว่าการตอบสนองอยู่ในกรอบที่กำหนดไว้



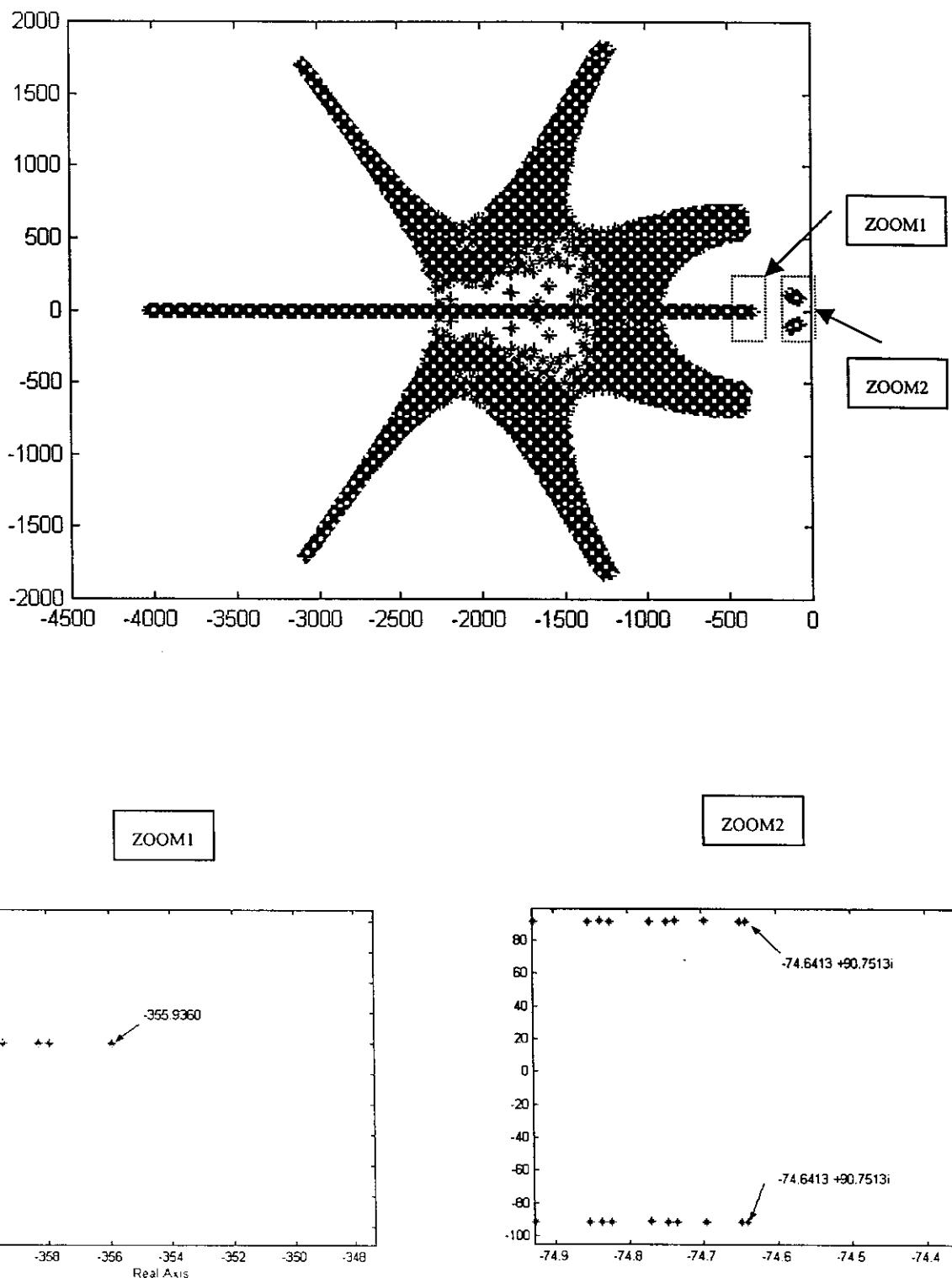
รูปที่ 6.3 โพลของวงรอบการป้อนกลับ (จำลองสถานการณ์ 1,100 รอบ)

เมื่อดำเนินการ 120,000 รอบ ตามวิธีมอนติคาร์โล ผลลัพธ์ในส่วนของโพลของวงรอบการป้อนกลับ ได้รับการแสดงไว้ในรูปที่ 6.5 พร้อมแสดงส่วนขยาย 2 ส่วน สิ่งที่สังเกตเห็นได้คือ โพลทุกตัวอยู่ท่าทางฝั่งซ้ายของระนาบเอสทั้งสิ้น และจากส่วนขยายจะทราบได้ว่า โพลคู่เชิงซ้อนที่ใกล้แก่น  $j\omega$  มากที่สุด คือ  $-74.6 \pm j90.8$  และโพลจริงที่ใกล้แก่น  $j\omega$  มากที่สุดอยู่ที่  $-355.9$  โพลทั้งสามนี้staticท่อนให้เห็นว่า มีความเป็นไปได้ที่จะประมวลระบบด้วยแบบจำลองอันดับสาม แต่ว่าโพลของระบบประมวลการอาจมีได้อยู่ที่ตำแหน่งตั้งกล่าวก็ได้ ซึ่งหากเราจะประมวลระบบก็จะต้องหาวิธีที่

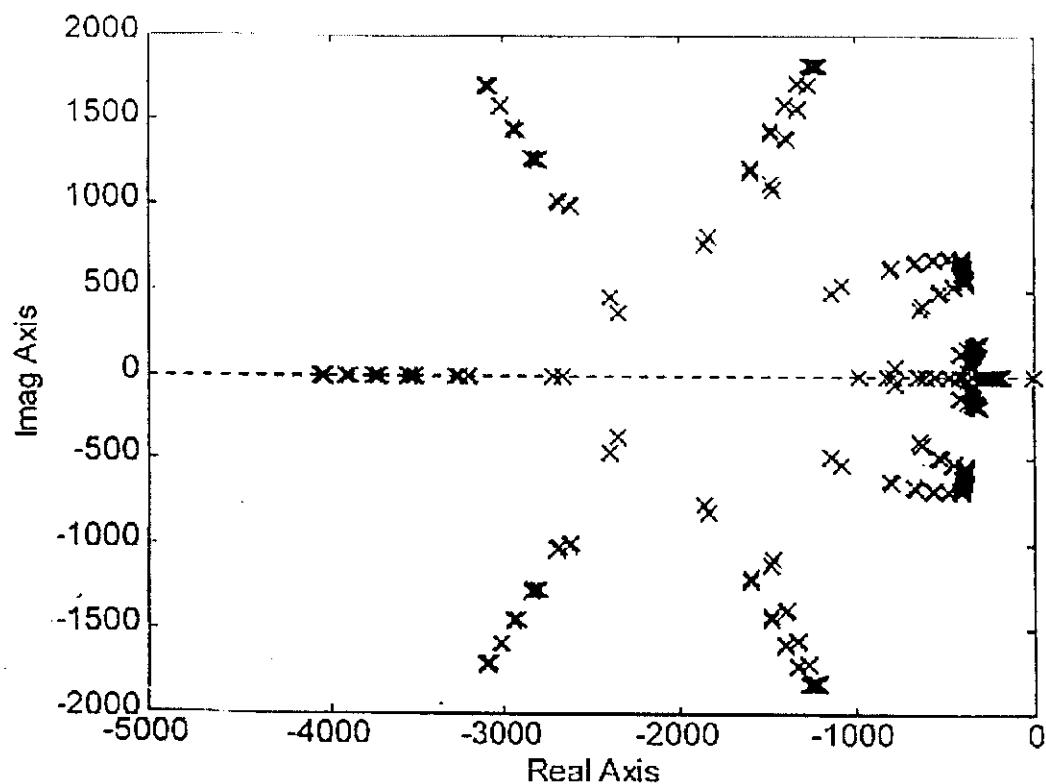
เหมาะสมในการลดอันดับแบบจำลองค่อไป เมื่อนำผลการวิเคราะห์ดำเนินการที่แน่นโพลที่ปรากฏใน[1] มาแสดงอีกครั้งในรูปที่ 6.6 และพิจารณาเปรียบเทียบกับผลที่แสดงไว้ในรูปที่ 6.5 จะสังเกตเห็นว่า กระสวนโพลดังรูปที่ 6.6 ปรากฏตามแนวขอบเขตรอบนอกของกระสวนโพลในรูปที่ 6.5 จากการวินิจฉัยด้วยแนวทางที่ต่างกันทั้งสองวิธีได้ข้อสรุปที่ตรงกัน คือ ระบบมีความคงทนทางเสถียรภาพ และจากวิธีมอนติคาร์โลที่พบว่าไม่มีโพลใดปรากฏทางผิวของรูปนี้อย่างเดียว จึงอาจกล่าวได้ว่า ความน่าจะเป็นที่ระบบขาดเสถียรเท่ากับ 0 น้อยมากนั่นแล้ว ผลการจำลองสถานการณ์เพื่อตรวจสอบการตอบสนองในโดเมนเวลา ได้รับการแสดงไว้ในรูปที่ 6.7 เป็นการยืนยันอย่างคืบว่า ระบบมีความคงทนทางสมรรถนะสูงมาก ไม่ปรากฏการตอบสนองใดตัดขอบเขตที่กำหนดไว้เป็นการแสดงกรอบความพึงพอใจต่อสมรรถนะการตอบสนองของระบบ



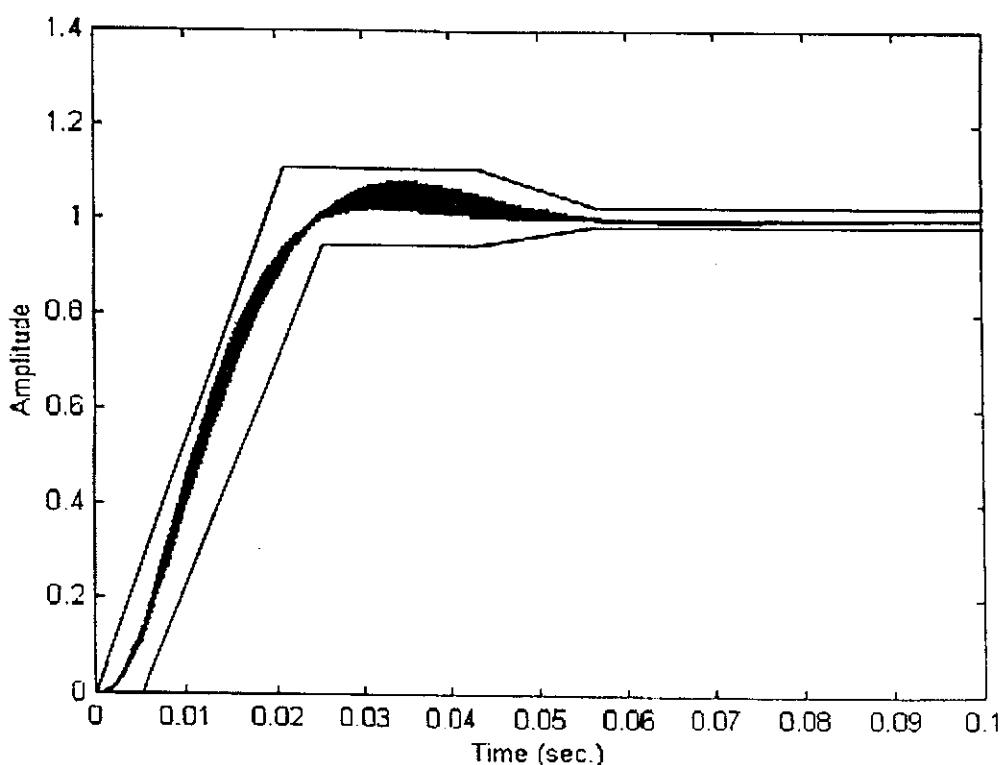
รูปที่ 6.4 การตอบสนองในโดเมนเวลาต่ออินพุตขั้นบันได (จำลองสถานการณ์ 1,100 รอบ)



รูปที่ 6.5 โพลของวงรอบการป้อนกลับ (จำลองสถานการณ์ 120,000 รอบ)



รูปที่ 6.6 โพลของวงรอบการป้อนกลับ (คำนวณโดยทฤษฎีเชกเมนต์ CB [1])



รูปที่ 6.7 การตอบสนองในโคล เมนเวลาค่าอินพุตขั้นบันได (จำลองสถานการณ์ 120,000 รอบ)

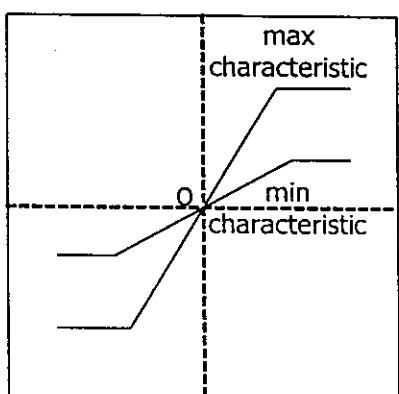
บทที่ 7

## สรุปและข้อเสนอแนะ

## 7.1 ບາທສຽບ

งานวิจัยนี้ เป็นเรื่องสืบเนื่องมาจากงานวิจัยและพัฒนาทางวิศวกรรมเดิม ที่เกี่ยวกับการแก้ปัญหาระยะไกลและการบิด ในระบบสองมวลหมุนที่เชื่อมต่อกันด้วยเพลาขนาดเล็กและยาว งานวิจัยเดิมพิจารณาระบบเป็นเชิงเส้นที่จุดปฏิบัติงานเดียว ดังที่ได้กล่าวทบทวนไว้แล้วในบทที่ 1 และได้นำการพัฒนาตัวชุดเซย์เชิงเส้นจากเทคโนโลยีอนาล็อกอิเล็กทรอนิกส์ เพื่อให้การแก้ปัญหาทางพลศาสตร์ได้ในเวลาจริงไม่มีการประวิงเวลาใดๆ ผลงานวิจัยดังกล่าวเป็นที่ยอมรับทั่วในระดับชาติและนานาชาติ ดังเอกสารตีพิมพ์ที่เคยอ้างถึงมาก่อนหน้านี้

จากผลสำเร็จดังกล่าว จึงทำให้เกิดความว่า จะสามารถขยายย่านการทำงานของระบบที่ชุดเซย์แล้วได้หรือไม่ และจะมีผลอย่างไรบ้างต่อสมรรถนะและเสถียรภาพ ในขณะที่แบบจำลองของพลาณ์ปรากฏความไม่แน่นอน ตัวชุดเซย์ที่ใช้เป็นเชิงเส้นแต่มีการจำกัดการตอบสนองในระดับหนึ่ง คือข้อดีที่ขาดไม่ได้ เช่น ไม่เป็นเชิงเส้นแบบอิมค์ว่า ในระบบทางกายภาพต้องพึ่งพาอุปกรณ์ขั้น摹เตอร์ ซึ่งเป็นวงจรขยายกำลังชนิดPWM ที่มีการตอบสนองเชิงเส้นแต่จำกัดคือข้อดีที่ขาดไม่เป็นเชิงเส้นแบบอิมค์ว่า เช่นกัน



รูปที่ 7.1 ลักษณะเฉพาะแบบใหม่  
เป็นเชิงเส้นของระบบ

ความไม่เป็นเชิงเด่นแบบอิมตัวประกอบยังซึ่งถือเป็น a priori จึงนั้นความไม่เป็นเชิงเด่นชนิดนี้น่า

งานวิจัยนี้จึงเริ่มศึกษาด้วยการทดสอบระบบสองมวลหมุน ด้วยการขับระบบจากอินพุตแบบขั้นบัน្ត ได้ที่ระดับแตกต่างกัน พนบว่าสามารถขยายข่ายการทำงานได้จริงระบบจากเดิมที่หมุนด้วยอัตราเร็วรอบ 143 rpm คงตัว เพิ่มได้ไปอีกจนถึง 210 rpm คงตัวโดยประมาณ ทว่าการเพิ่มขึ้นของสมรรถนะทางพลวัตน์ ปรากฏลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นอย่างชัดเจน คั่งรายละเอียดที่ได้นำเสนอไว้แล้วในบทที่ 2 ของรายงานนี้ ความจำเป็นที่จะต้องดำเนินงานระบุเอกสารลักษณ์ลักษณะเฉพาะไม่เป็นเชิงเส้นจึงมีขึ้น และจากความรู้เดิมที่มีอยู่ว่าองค์ประกอบหลักส่วนในระบบ มีอยู่ ซึ่งถือเป็น a priori ลักษณะความไม่เป็นเชิงเส้นชนิดนี้น่า

จะส่งอิทธิพลสูงต่อระบบทั้งหมด แต่เนื่องจากไม่อาจหาโปรแกรมสำเร็จรูปในการดำเนินงานได้ จึงได้พัฒนาโปรแกรม MATLAB ดำเนินการจำลองผลหรือจำลองสถานการณ์ ผนวกไปกับการระบุ เอกลักษณ์ ในการจำลองผลต้องแปลงแบบจำลองเชิงเส้นชนิดต่อเนื่อง ไปเป็นแบบคิสคริตด้วยการ แปลงไปคลินิเชอร์หรือทุสดิน ส่วนการระบุเอกลักษณ์ใช้การค้นหาแบบตาม (tabu search) เป็นกลไก หลัก การระบุเอกลักษณ์แต่ละครั้งต้องใช้การจำลองผลประกอบการค้นหาแบบตาม ดำเนินการ หลายพันรอบและยุติได้เมื่อ ผลรวมของค่าความคลาดเคลื่อนยกกำลังสองถูกลowering ในระดับต่ำสุด ผล การดำเนินงานปรากฏว่า ความไม่เป็นเชิงเส้นในระบบจะต้องอธิบายด้วยตรรกศาสตร์ของลักษณะเฉพาะ ไม่เป็นเชิงเส้นแบบอิมิตัว ซึ่งมีกรอบล้อมรอบอยู่ด้วยลักษณะเฉพาะสูงสุดและต่ำสุด (ดูรูปที่ 7.1) ผลการระบุเอกลักษณ์ที่ได้ จะต้องนำไปร่วมพิจารณาในการวิเคราะห์ความคงทนทางเสถียรภาพ และสมรรถนะของระบบต่อไป

การวิเคราะห์เสถียรภาพและสมรรถนะของระบบ ดำเนินการในรูปแบบการวิเคราะห์ความ คงทน (robustness analysis) ซึ่งพิจารณาระบบแบบเชิงเส้น เพื่อให้เป็นบรรทัดฐานและพิจารณา ระบบแบบไม่เชิงเส้น โดยมีแนวทางการดำเนินงานทั้งแบบดีเทอร์มินิสติก (deterministic) และแบบ เพืนสุ่ม (stochastic) เพียงแต่เป็นที่น่าเสียดายว่าทฤษฎีเกี่ยวกับความคงทนแบบเพืนสุ่ม สำหรับ ระบบไม่เป็นเชิงเส้นนั้นยังอยู่ในขั้นเริ่มต้นของการพัฒนา การดำเนินงานจึงทำได้อยู่ในวงจำกัด ของระบบเชิงเส้นเท่านั้น ข้อสมมุติอันสำคัญของการวิเคราะห์ความคงทนในงานวิจัยนี้คือ ความไม่ แน่นอนในระบบเกิดกับพลาตน์ ทำให้สัมประสิทธิ์ในแบบจำลองของพลาตน์เปลี่ยนในช่วง  $\pm 30\%$  จึงเป็นที่มาของคำเรียก พลาตน์แบบช่วง (interval plant) ลักษณะการเกิดความไม่แน่นอน เป็นเชิงพารามิเตอร์ (parametric) แต่ไม่เป็นเชิงโครงสร้าง (unstructured)

สำหรับระบบเชิงเส้น เมื่อใช้การวิเคราะห์แบบดีเทอร์มินิสติก การวิเคราะห์ความคงทนทาง เสถียรภาพอาศัยทฤษฎี CB มีพหุนามカリโทนอฟเป็นตรรกศาสตร์อธิบายพลาตน์แบบช่วง การ วิเคราะห์ความคงทนทางสมรรถนะอาศัยการจำลองผล เพื่อศึกษาวิเคราะห์การตอบสนองในโอดเมน เวลาที่เป็นไปได้ เมื่อระบบมีอินพุตเป็นสัญญาณขั้นบันไดหนึ่งหน่วย การศึกษาวิเคราะห์อาจสรุป ได้ว่าระบบมีความคงทนทางเสถียรภาพและสมรรถนะสูง ดังการอธิบายโดยละเอียดในบทที่ 4

สำหรับระบบไม่เป็นเชิงเส้นเมื่อใช้การวิเคราะห์แบบดีเทอร์มินิสติก พบว่า ระบบมีความ คงทนสูงทั้งทางเสถียรภาพและทางสมรรถนะ การวิเคราะห์ความคงทนทางสมรรถนะ อาศัยการ จำลองผล เช่นเดียวกับข้างต้น การวิเคราะห์ความคงทนทางเสถียรภาพ ดำเนินการในโอดเมนความถี่ อาศัยเกณฑ์ของโพพอฟ ตามทฤษฎีบท 1 ที่ได้นำเสนอและพิสูจน์ไว้ พร้อมด้วยรายละเอียดส่วน อื่นๆ ในบทที่ 5

สำหรับการวิเคราะห์ความคงทนแบบเพื่อสุ่ม ดังการนำเสนอในบทที่ 6 มีข้อสมมุติที่สำคัญคือ ปัญหาอยู่ในขอบเขตความเป็นค่อนเวกซ์ (convex) และสมมาตร แบบจำลองของพลาโนที่ประยุกต์ความไม่แน่นอนเป็นแบบช่วง การคำนวณงานจึงอาศัยวิธีมอนติคาร์โล มีการกระจายความน่าจะเป็นแบบสม่ำเสมอตัดช่วง (truncated uniformly distribution) ซึ่งสะท้อนถึงกรณีเลวร้ายที่สุดที่อาจเกิดกับระบบ การจำลองผลด้วยวิธีมอนติคาร์โลคำนวณการ 120,000 รอบ พบร่วมระบบมีความคงทนทางสมรรถนะและมีความคงทนทางเสถียรภาพสัมบูรณ์ อาจกล่าวอีกนัยหนึ่งได้ว่าความน่าจะเป็นที่ระบบขาดเสถียรเท่ากับ 0 และจากการศึกษาตรวจสอบการกระจายตัวของโพลของวงรอบการนี้อนกัลัน พบร่วมอาจประมาณได้ด้วยแบบจำลองอันดับสาม มีโพลเรชชัน 1 คู่ และโพลกำจัด 1 คู่ ตรวจสอบการกระจายตัวของโพลที่คำนวณโดยอาศัยตระกูลพหุนามคาร์โทนอฟ ตามทฤษฎีบท CB มีการกระจายโดยส่วนใหญ่ช้อนหัน กับตรวจสอบโพลที่ได้จากวิธีมอนติคาร์โล ในลักษณะที่วางตัวช้อนตามแนวของเขตของตรวจสอบการกระจายตัว ของโพลที่ได้จากการคำนวณตามวิธีมอนติคาร์โล

## 7.2 ข้อเสนอแนะ

งานวิจัยและพัฒนาในอนาคต ที่อาจสืบเนื่องจากงานวิจัยนี้ มีหลายแนวทาง ได้แก่

1. พัฒนาทฤษฎีและวิธีคำนวณงานแบบเพื่อสุ่ม สำหรับการวิเคราะห์ความคงทนของระบบไม่เป็นเชิงเส้น
2. พัฒนาทฤษฎีและแนวทางการออกแบบระบบควบคุมคงทน ที่คำนวณงานในแนวเพื่อสุ่ม ทั้งสำหรับระบบเชิงเส้นและไม่เชิงเส้น
3. ประยุกต์การพัฒนาตามข้อ 1 และ 2 กับระบบจริงๆ เพื่อพัฒนาอุตสาหกรรมของไทย และเป็นการพัฒนาเทคโนโลยีของคนไทย ศักย์ตนเองอย่างยั่งยืน เช่น อุตสาหกรรมเกี่ยวกับข้าวและการแปรรูปข้าวชนิด เป็นต้น

ประการหนึ่ง ที่ผู้วิจัยจะดำเนินงานต่อไป เป็นการพัฒนาทฤษฎีและแนวทางการออกแบบระบบควบคุมคงทน ที่มีอัลกอริธึมการควบคุมแบบ PID และ PIDA ที่มีความสามารถของการเรียนรู้และปรับตัวเองได้ในแนวทางสถิติหรือเพื่อสุ่ม (statistical learning)

## เอกสารอ้างอิง

- [1] ชัชชัย อุทัยวสิน, การคำนวณเชิงเส้นและการบิดในระบบ 2 มัว โดยใช้เทคนิคการกำหนดตำแหน่งโพล-ซีโร, วิทยานิพนธ์ปริญญาวิศวกรรมศาสตร์มหาบัณฑิต สาขาวิชา วิศวกรรมไฟฟ้า บัณฑิตวิทยาลัย สถาบันเทคโนโลยีพระจอมเกล้าฯ คุณทหารลาดกระบัง, 2543.
- [2] A. H. Mantawy, Y. L. Abdel-Magid, and S. Z. Selim, "Unit Commitment by Tabu Search," **Proc. IEE Gen. Trans. and Distrib.** 145(1):56-64, 1998.
- [3] A. Kaplan, S. Ozer, and S. Sagiroglu, "Membership Function Optimization of a Fuzzy Controller using Modified Tabu Search Algorithm," **IEEE Trans. IE**, 98(7):64-67, 1998.
- [4] C. H. Houpis, and G. B. Lamont, **Digital Control System**, McGraw-Hill, 1985.
- [5] D. P. Atherton, **Nonlinear Control Engineering**, Van Nostrand Reinhold, 1982.
- [6] J. A. Bland and G. P. Dawson, "Tabu Search and Design Optimization," **IEEE Trans. IE**, 23(3):195-201, 1991.
- [7] J. Ngamwiwit, C. U-thaiwasin, Y. Prempraneerach, and S. Sujitjorn, "Torsional Resonance Suppression via PIDA Controller," **Proc. IEEE Conf. on Artificial Intelligence & Robotics – TENCON 2000**, Kuala Lumpur:Malaysia, 2000.
- [8] M. Hassul, **Control System Design Using MATLAB**, Prentice-Hall, 1993.
- [9] S. Sujitjorn, C. U-Thaiwasin , and Y.Prempraneerat, "Torsional Resonance Suppression Via Pole-Zero Assignment," **Proc. 19th IASTED Int. Conf. on Modelling, Identification, and Control.** Innsbruck:Austria, 2000.
- [10] S. Sujitjorn , and T. Kulworawanichpong, "Optimal Power Flow Using Tabu Search," **IEEE Power Engineering Review** , 2002. (submitted)
- [11] M. J. Grimble, **Robust Industrial Control-Optimal Design Approach for Polynomial Systems**, Prentice Hall, 1994.
- [12] H. Chapellat, and S. P. Bhattacharyya, "A Generation of Kharitonov's Theorem: Robust Stability of Interval Plants," **IEEE Trans. AC**, 34(3):306-311, 1989.
- [13] W-H. Lu, and J. C. Doyle, "Robustness Analysis and Synthesis for Nonlinear Uncertain Systems," **IEEE Trans. AC**, 42(12):1654-1662, 1997.

- [14] T. T. Georgiou, and M. C. Smith, "Robustness Analysis of Nonlinear Feedback Systems: An Input-Output Approach," **IEEE Trans. AC**, 42(9):1200-1221, 1997.
- [15] R. D. Colgren, and E. A. Jonckheere, " $H_\infty$  Control of a Class of Nonlinear Systems Using Describing Functions and Simplicial Algorithms," **IEEE Trans. AC**, 42(5):707-712, 1997.
- [16] P. C. Park, and V. Hahn, **Stability Theory**, Prentice Hall, 1993.
- [17] H. Chapellat, M. Dahleh, and P. Bhattacharyya, "On Robust Nonlinear Stability of Interval Control Systems," **IEEE Trans. AC**, 36(1):59-67, 1991.
- [18] A. Dubi, **Monte Carlo Applications in System Engineering**, John Wiley & Sons, 2000.
- [19] A. M. Law, and W. D. Kelton, **Simulation Modeling and Analysis**, McGraw-Hill, :113, 1996.
- [20] G. Winkler, **Image Analysis, Random Fields and Dynamic Monte Carlo Method-A Mathematical Introduction**, Springer Verlag, 1995.
- [21] S. P. Bhattacharyya, and L. H. Keel, **Control of Uncertain Dynamic Systems**, CRC Press, 1991.
- [22] H. Waagan, "Reduce Torsional Resonance in Incremental Motion Servos," **Control Engineering**, 16(14):85-88, 1969.
- [23] J. Tal, and B. C. Kuo, "Incremental Motion Control: Torsional Resonance in High-Performance Incremental Motion System," **S.R.L. Publ.**, 1:110-128, 1978.
- [24] K. Fujikawa, Z. Q. Yang, H. Kobayashi, and T. Koga, "Robust and Fast Speed Control for Torsional System Based on State-Space Method," **Proc. IECOM'91**, :687-692, 1991.
- [25] S-H. Song, J-K. Ji, S-K. Sul, and M-H. Park, "Torsional Vibration Suppression Control in 2-Mass System by State Feedback Speed Controller," **Proc. IEEE Conf. on Contr. Appl.**, :129-134, 1993.
- [26] H. Hirata, H. Sado, M. Anabuki, and P. Teschareon, "Speed Control of DC Motor with Torsional Oscillation and Load Fluctuation," **Proc. Sch. Eng., Tokai Univ., Jap.**, 35(1):31-41, 1995.

- [27] J-K. Ji, and S-K. Sul, "Kalman Filter and LQ Based Speed Controller for Torsional Vibration Suppression in a 2-Mass Motor Drive System," **IEEE Trans. IE**, 42(6): 564-571, 1995.
- [28] K. J. Astrom, "Robustness of a Design Method Based on Assignment of Poles and Zeros," **IEEE Trans. AC**, 25(3):588-591, 1980.
- [29] C. T. Chen, and B. Seo, "Application of the Linear Algebraic Method for Control System Design", **IEEE Contr. Syst. Mag.**, Jan.:43-47, 1990.
- [30] S. P. Bhattacharyya, and L. H. Keel (ed.), **Control of Uncertain Dynamic System**, CRC Press, 1991.
- [31] M. Vidyasagar, **Nonlinear Systems Analysis**. Prentice-Hall, 1993.
- [32] T. Hagiwara., et al., "Stability Condition of a Class of Nonlinear Feedback System," **IEEE Trans. AC**, 44 (8):1573-1577, 1991.
- [33] กองพัน อารีรักษ์, การระบุเอกลักษณ์ไม่เป็นเชิงเส้นและการตรวจสอบเสถียรภาพของระบบส่องมวลความเหลื่อยที่ปราศจากการกำหนดช่วงกล, วิทยานิพนธ์ปริญญาวิศวกรรมศาสตร์ มหาบัณฑิต สาขาวิชาจุลทรรศน์ไฟฟ้า สำนักวิชาจุลทรรศน์ศาสตร์ มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีสุรนารี, 2544.
- [34] N. Metropolis, A. W. Rosenbluth, M. N. Rosenbluth, and A. H. Teller, "Equation of State Calculations by Fast Computing Machines," **J. Chem. Phys.**, 21(6):10-15, 1953.
- [35] R. J. Sadus, **Molecular Simulation of Fluids: Theory, Algorithms and Object-Orientation** (Chap. 5 Monte Carlo Simulation), Elsevier, 1999.
- [36] R. F. Stengel, and L. R. Ray, "Stochastic Robustness of Linear Time-Invariant Control Systems," **IEEE Trans. AC**, 36(1):82-87, 1991.
- [37] L. R. Ray, and R. F. Stengel, "A Monte Carlo Approach to the Analysis of Control System Robustness," **Automatica** , 29(1):229-236, 1993.
- [38] B. R. Barmish, C. M. Lagoa, "The Uniform Distribution: A Rigorous Justification for Its Use in Robustness Analysis," **Proc. 35<sup>th</sup> IEEE Conf. on Decision and Control**, Kobe:Japan, 3418-3423, 1996.
- [39] R. Tempo, E. W. Bai, and F. Dabbene, "Probabilistic Robustness Analysis: Explicit Bounds for the Minimum Number of Samples," **Syst. & Cont. Lett.**, 30:237-242, 1997.

## ประวัตินักวิจัย

สราสุวัฒน์ สุจิตชร สำเร็จการศึกษาปริญญาตรีทางวิศวกรรมไฟฟ้า จากโรงเรียนนายเรืออากาศ และได้รับเกียรตินิยมอันดับหนึ่ง ได้ศึกษาต่อด้วยทุนกองทัพอากาศในระดับปริญญาเอก ทางวิศวกรรมไฟฟ้า ณ มหาวิทยาลัยเบอร์มิงแฮม ประเทศอังกฤษ สำเร็จการศึกษาปริญญาเอก เมื่อ พ.ศ. 2530 ด้วยงานวิจัยวิทยานิพนธ์ทางด้านระบบควบคุม โดยเน้นทางการควบคุมเวลาจริงด้วยไมโครโพรเซสเซอร์ในระบบรถไฟฟ้าขนส่งมวลชน เพื่อการประหยัดพลังงานไฟฟ้าในการขับเคลื่อน ภายหลังจากที่สำเร็จการศึกษาแล้ว ได้ดำเนินงานวิจัยมาอย่างต่อเนื่องทางระบบควบคุมและการประมวลผลสัญญาณ มีความชำนาญและมีผลงานวิจัยปรากฏทางด้านระบบควบคุมไม่เป็นเชิงเด่น ระบบควบคุมชลประทาน การระบุอุกกาภณ์ระบบเชิงเด่นและไม่เชิงเด่น ระบบขับเคลื่อนทางไฟฟ้า ตลอดจนการวิเคราะห์เสียงดนตรีไทย