สมรรถนะเหมาะสมที่สุดของระบบเครื่องกำเนิดไฟฟ้ากังหันลม โดยใช้การควบคุมแบบทำนายและตัวสังเกตสถานะ



วิทยานิพนธ์นี้เป็นส่วนหนึ่งของการศึกษาตามหลักสูตรปริญญาวิศวกรรมศาสตรมหาบัณฑิต สาขาวิชาวิศวกรรมไฟฟ้า มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีสุรนารี ปีการศึกษา 2561

OPTIMAL PERFORMANCE OF THE WIND TURBINE GENERATOR SYSTEM USING MODEL PREDICTIVE CONTROL AND STATE OBSERVER



A Thesis Submitted in Partial Fulfillment of the Requirements for the Degree of Master of Engineering in Electrical Engineering Suranaree University of Technology Academic Year 2018

สมรรถนะเหมาะสมที่สุดของระบบเครื่องกำเนิดไฟฟ้ากังหันลมโดยใช้การควบคุมแบบ ทำนายและตัวสังเกตสถานะ

มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีสุรนารี อนุมัติให้นับเป็นวิทยานิพนธ์ฉบับนี้เป็นส่วนหนึ่งของ การศึกษาตามหลักสูตรปริญญามหาบัณฑิต

คณะกรรมการสอบวิทยานิพนธ์

(รศ. ดร.กาณฑ์ เกิดขึ่น) ประธานกรรมการ

1.6

(รศ. ดร.อนันท์ อุ่นศิวิไลย์) กรรมการ (อาจารย์ที่ปรึกษาวิทยานิพนธ์)

Smeme

(ผศ. ดร/บุญเรือง มะรังศรี) กรรมการ

2

(รศ. ดร.ฉัตรชัย โชติษฐยางกูร) รองอธิบดีฝ่ายวิชาการและประกันคุณภาพ

ะ ราวักยาลัยเทศ

row

(รศ. ดร.พรศิริ จงกล) คณบดีสำนักวิชาวิศวกรรมศาสตร์

ชาคริต เลิศนุวัฒน์ : สมรรถนะเหมาะสมที่สุดของระบบเครื่องกำเนิดไฟฟ้ากังหันลมโดยใช้ การควบคุมแบบทำนายและตัวสังเกตสถานะ (OPTIMAL PERFORMANCE OF THE WIND TURBINE GENERATOR SYSTEM USING MODEL PREDICTIVE CONTROL AND STATE OBSERVER) อาจารย์ที่ปรึกษา : รองศาสตราจารย์ ดร. อนันท์ อุ่นศิวิไลย์, 190 หน้า

คำสำคัญ : กังหันลม การควบคุมแบบทำนาย ตัวสังเกตสถานะ

งานวิจัยวิทยานิพนธ์นี้นำเสนอสมรรถ<mark>นะ</mark>เหมาะสมที่สุดของเครื่องกำเนิดไฟฟ้ากังหันลมโดย ใช้การควบคุมแบบทำนายและตัวสังเกตสถาน<mark>ะ จ</mark>ะศึกษาเกี่ยวกับพลังงานลมที่เป็นพลังงานทดแทนที่ สามารถหมุนเวียนมาใช้ได้อีก ซึ่งในประเท<mark>ศไทยมี</mark>กระแสลมโดยเฉลี่ยอยู่ในระดับกลางถึงต่ำซึ่งมี ความเร็วประมาณ 4 - 5 เมตรต่อวินาที ระบบกังหั้นลมที่มีการเชื่อมต่อวงกัจรแปลงแรงดันไฟฟ้ามี สมรรถนะในการใช้งานต่ำ ดังนั้นเพื่อให้เข้าใจปัญหา<mark>ดั</mark>งกล่าวจึงทำการศึกษา สำรวจจากหนังสือและ งานวิจัยที่เกี่ยวข้องกับระบบกังหันลมแ<mark>ละไ</mark>ด้ใช้ระบบ<mark>จำล</mark>องกังหันลมที่มีเครื่องกำเนิดไฟฟ้าซิงโครนัส แม่เหล็กถาวรโดยมีส่วนประกอบที่ส<mark>ำคัญแบ่งออกเป็น 4 ส่วนดังนี้</mark> ส่วนแรกคือกังหันลม ส่วนที่สองคือ เครื่องกำเนิดไฟฟ้าซิงโครนัสแม่เหล<mark>็กถ</mark>าวร ส่วนที่สามคือ ว<mark>งจร</mark>คอนเวอร์เตอร์ และส่วนสุดท้ายคือกริด ไฟฟ้า โดยกระแสไฟฟ้าจากวงจ<mark>ร</mark>แปลงแรงดันไฟฟ้าหรือวงจรค<mark>อ</mark>นเวอร์เตอร์ทำให้เกิดฮาร์มอนิกหรือ ทำให้รูปคลื่นกระแสไฟฟ้าผิ<mark>ด</mark>เพี้ยนไปจากรูปคลื่นไซน์ ในงานวิจัยนี้ทำการศึกษาใช้งานตัวสังเกต สถานะของกระแสไฟฟ้าแ<mark>ละแ</mark>รงดั<mark>น เพื่อไปปรับปรุงสมรรถนะ</mark>ของ<mark>กระ</mark>แสไฟฟ้าให้มีสมรรถนะที่ดีขึ้น ที่กังหันลมมีกระแสลมที่เข้ามาไม่สม่ำเสมอ เพื่อแก้ปัญหานี้ได้ทำการศึกษาการทำนายระบบกังหันลม เนื่องจากลมมีความเร็วลมที่ไม่สม่ำเสมอในแต่ละช่วงเวล<mark>าการทำ</mark>นายลมจะทำให้สมรรถนะของ กระแสไฟฟ้าและแรงดันไฟฟ้ามีความเหมาะสมที่สุดตามสภาวะการทำงานของระบบกังหันลม จากผล การทดสอบกระแสไฟฟ้าที่มีฮาร์มอนิกสามารถปรับปรุงเป็นกระแสไฟฟ้าโดยใช้วิธีสังเกตสถานะทำให้ กระแสไฟฟ้ามีสมรรถนะที่ดีขึ้นกว่าระบบเดิมที่ไม่ได้ปรับปรุง

สาขาวิชา<u>วิศวกรรมไฟฟ้า</u> ปีการศึกษา<u>2561</u>

ลายมือชื่อนักศึกษา Same ลายมือชื่ออาจารย์ที่ปรึกษา

CHAKRIT LERTNUWAT : OPTIMAL PERFORMANCE OF THE WIND TURBINE GENERATOR SYSTEM USING MODEL PREDICTIVE CONTROL AND STATE OBSERVER. THESIS ADVISOR : ASSOC. PROF. ANANT OONSIVILAI, Ph.D., 190 PP.

Keyword : STATE OBSERVER/MODEL PREDICTIVE CONTROL/WIND TURBINE

This thesis proposed optimal performance of the wind turbine generator using model predictive control and state observer. I will study about wind energy that is renewable energy that can be used again In Thailand, the average airflow is medium to low, which is about 4 - 5 meters per second. Wind turbine systems that have connected voltage converter circuits have low performance. Therefore, in order to understand such problems, study Exploring from books and research related to wind turbine systems and using a wind turbine simulation system with permanent magnet synchronous generators, with important components divided into 4 parts as follows: The first part is the wind turbine. The second part is Permanent magnet synchronous generator The third part is Converter circuit and the last part is the electric grid by electricity from the voltage converter circuit or the converter circuit causing harmonics or causing the waveform to distort from the sine waveform In this research, study the use of the observed current and voltage status. In order to improve the performance of electricity to have better performance That the wind turbine has uneven airflow to solve this problem, the wind turbine system prediction was studied. Because the wind has uneven air velocity in each period, the wind prediction will make the performance of the electricity and voltage to be the most appropriate according to the working conditions of the wind turbine system. From the results of the test, the harmonic current can be improved into electricity by using the observation method to make the electricity have better performance than the original system that is not updated.

School of <u>Electrical Engineering</u> Academic Year<u>2018</u>

Student's Signature	Same
Advisor's Signature	44

กิตติกรรมประกาศ

้วิทยานิพนธ์เล่มนี้สำเร็จลุล่วงได้ด้วยดีเนื่องจากได้ความช่วยเหลืออย่างดียิ่ง ทั้งด้านวิชาการ และด้านการดำเนินงานวิจัย จากบุคลากรและกลุ่มบุคคลต่าง ๆ ได้แก่

รองศาสตราจารย์ ดร. อนันท์ อุ่นศิวิไลย์ อาจารย์ที่ปรึกษาวิทยานิพนธ์ ผู้ให้คำปรึกษา แนะนำ และแนะแนวทางอันเป็นประโยชน์แก่ผู้ทำวิจัยมาโดยตลอด รวมถึงได้ช่วยตรวจทานและแก้ไข รายงานวิทยานิพนธ์ นอกจากนี้ยังมีความเป็น<mark>กัน</mark>เองแก่ผู้วิจัย และเป็นที่ปรึกษาที่ดีในทุก ๆ เรื่อง และ เป็นแบบอย่างที่ดีในการดำเนินชีวิต

รองศาสตราจารย์ ดร. กาณฑ์ เกิ<mark>ดชื่น</mark> อาจารย์สาขาวิชาวิศวกรรมไฟฟ้า มหาวิทยาลัย เทคโนโลยีราชมงคลอีสาน ที่ให้คำปรึกษาแ<mark>ละข้อเส</mark>นอแนะเกี่ยวกับผลงานวิจัย

รองศาสตราจารย์ ดร. เผด็จ เผ่<mark>า</mark>ละออ <mark>อ</mark>าจารย์สาขาวิชาวิศวกรรมไฟฟ้า ที่ให้คำปรึกษา แนะนำที่เป็นประโยชน์ต่องานวิจัยและช่ว<mark>ย</mark>เหลือผู้วิ<mark>จัยเ</mark>สมอมา

ผู้ช่วยศาสตราจารย์ ดร. บุญเ<mark>รือง</mark> มะรังศรี <mark>อา</mark>จารย์สาขาวิชาวิศวกรรมไฟฟ้า ที่ให้คำปรึกษา ์ แนะนำที่เป็นประโยชน์ต่องานวิจัย<mark>และ</mark>ช่<mark>วยเหลือผู้วิจัยเสมอ</mark>มา

ขอขอบคุณ พี่ ๆ เพื่อน <mark>ๆ แ</mark>ละน้อง ๆ และบัณฑิ<mark>ตศึก</mark>ษาทุกท่าน ให้ความช่วยเหลือดูแล แนะ แนวทางอันเป็นประโยชน์แก่ผู้วิจัยมาโดยตลอด

ขอขอบคุณมหาวิทย^าลัยเทคโนโลยีสุรนารี และสถา<mark>บัน</mark>วิจัยและพัฒนา ที่ให้ทุนสนับสนุน ้ค่าใช้จ่ายในการศึกษา รว<mark>มทั้</mark>งกา<mark>รเผยแพ</mark>ร่ผ<mark>ลงาน</mark>วิจั<mark>ย</mark>

สุดท้ายนี้ ผู้วิจั<mark>ยขอข</mark>อบพระคุณคุณครูทุกท่านที่ให้ความรู้ทั้งในอดีตและปัจจุบัน ขอกราบ ขอบพระคุณ คุณพ่อหริน <mark>เลิศนุวัฒน์ คุณแม่อุทัย เลิศนุวัฒน์ และ</mark>พี่ชายคุณธาริต เลิศนุวัฒน์ ที่ให้ ้ความรัก ความเอาใจใส่ กำลั<mark>งใจ การอบรมเลี้ยงดูและการดูแลส่</mark>งเสริมทาสงด้านการศึกษาอย่างดีมา โดยตลอด จนทำให้ผู้วิจัย ประสบความสำเร็จในชีวิตเรื่อยมา ้^{วั}กยาลัยเทคโนโลยีสุรั

ชาคริต เลิศนุวัฒน์

สารบัญ

บทคัดเ	่อ (ภา	ษาไทย)	ก
บทคัดย	่อ (ภา	ษาอังกฤษ <u>)</u>	ิข
กิตติกร	รมประ	ะกาศ	ค
สารบัญ			٩
สารบัญ	ตาราง		ช
สารบัญ	รูป		ซ
บทที			
1	บทนํ		
	1.1	ความสำคัญของปัญหา <mark>. 7</mark>	1
	1.2	วัตถุประสงค์	2
	1.3	ข้อตกลงเบื้องต้น	3
	1.4	ขอบเขตงานวิจัย	3
	1.5	ประโยชน์ที่คาดว่าได้รับ	<u>3</u>
	1.6	การจัดรูป <mark>เล่มวิทยานิพนธ์</mark>	3
2	2 ปริทัศน์วรรณก <mark>รรมแ</mark> ละงานวิจัยที่เกี่ยวข้อง		
	2.1	1 บทนำ4	
	2.2	2 งานวิจัยที่เกี่ยวข้องกับระบบกังหันลมที่ใช้เครื่องกำเนิดไฟฟ้าซิงโครนัส	
	2.3	2.3 งานวิจัยที่เกี่ยวข้องกับตัวสังเกตสถานะ6	
	2.4 งานวิจัยที่เกี่ยวข้องกับการควบคุมแบบทำนาย7		
	2.5 สรุป เอยเกลเบเลย		9
3	3 ทฤษฎีบทที่เกี่ยวข้อง		
	3.1	บทนำ	
	3.2	กังหันลม	
		3.2.1 ประเภทของกังหันลม	14
	3.3	เครื่องกำเนิดไฟฟ้าแบบซิงโครนัส	16
	3.4	เครื่องกำเนิดไฟฟ้าแบบซิงโครนัสแม่เหล็กถาวร	21
	3.5	วงจรไฟฟ้า	25
		3.5.1 วงจรเรียงกระแสสามเฟสแบบเต็มคลื่น	25
		3.5.1.1 วงจรเรียงกระแสมีหม้อแปลงแทปกลาง	27
		3.5.1.2 วงจรเรียงกระแสแบบบริดจ <u>์</u>	28

สารบัญ (ต่อ)

		3.5.1.3 วงจรกระแสเต็มคลื่นและวงจรกรองด้วยตัวเก็บประจุ	
		3.5.1.4 แรงดันริปเปิล	30
	3.5.2	วงจรทวีแรงดันไฟฟ้า	
	3.5.3	วงจรอินเวอร์เตอร์สามเฟส	
	3.5.4	กริดไฟฟ้า	
3.6	การคว	บคุมมุมพิช	<u>5</u> 1
3.7	ตัวสังเก	าตสถานะ	
3.8	การคว	บคุมแบบทำนาย	
	3.8.1	้การทำนาย	76
	3.8.2	การหาค่าเหมาะส <mark>ม</mark> ที่สุดขอ <mark>งกา</mark> รทำนาย	77
3.9	IEEE 5	19	
	3.9.1	ฮาร์มอนิก	
	3.9.2	ประเภทของฮาร์มอนิก	
		3.9.2.1 อินเตอร์ฮาร์มอนิก	
		3.9.2.2 ฮาร์มอนิกคณลักษณะ	100
		3.9.2.3 ฮาร์มอนิกที่ไม่เกิดจากคณลักษณะ	100
		3.9.2.4 ฮาร์มอนิกที่หารสามลงตัว	100
		3.9.2.5 ฮาร์มอนิกเลขค่และฮาร์ม <mark>อนิกเล</mark> ขคี่	101
	3.9.3	ผลกระทบเมื่อมีฮาร์มอนิกอยในระบบ	101
	3.9.4	IEEE 519	102
		3.9.4.1 ฮาร์มอนิกของแรงดันไฟฟ้า	103
		3.9.4.2 ฮาร์มอนิกของกระแสไฟฟ้า	103
ผลก	ารจำลอง	۹	
4.1	บทนำ		105
4.2	ระบบก้	เงหันลมด้วยเครื่องกำเนิดไฟฟ้าโดยใช้ตัวสังเกตสถานะ	
	และกา	รควบคมแบบทำนาย	105
4.3	ผลการ	้จำลองของระบบกังหันลม	110
	4.3.1	ผลการจำลองของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าและวงจรไฟฟ้า	107
		4311 asıl	117
	4.32	ผลการจำลองตัวสังเกตสถานะ	118
	1.0.2	4.3.2.1 asıl	
	433	แลการจำลองกริดโหลดและการควาเคมแบบเท้าบาย	118
	4.5.5	9	

4

สารบัญ (ต่อ)

หน้า

		4.3.3.1 สรุป	
	4.3.4	ฮาร์มอนิกที่เกิดขึ้นในการจำลอง	
		4.3.4.1 สรุป	
	4.3.5	ผลการทดลองกังหันลมที่ความเร็วลม 8 เมตรต่อวินาที <u></u>	
		4.3.5.1 สรุป	
5 สรุปเ	และข้อเส	นอแนะ	
5.1	สรุป		
5.2	ข้อเสนอ	อแนะ	
รายการอ้างอิง	۹		<u></u> 154
ภาคผนวก			
ภาคผนวร	า ก โปรแ	เกรมการจำลอง <mark>สี (การมีการจำลอง</mark>)	157
ภาคผนวก ข บทความทางวิช <mark>ากา</mark> รที่ได้รับการตีพิม <mark>พ์ในร</mark> ะหว่างศึกษา16			
ประวัติผู้เขียน			
	UN	รักยาลัยเทคโนโลยีสุร ^น าร	

สารบัญตาราง

ตารางที่

หน้า

2.1	งานวิจัยที่เกี่ยวข้องกับระบบกังหันลมที่ใช้เครื่องกำเนิดไฟฟ้าซิงโครนัส	5
2.2	งานวิจัยที่เกี่ยวข้องกับตัวสังเกตสถานะ	7
2.3	งานวิจัยที่เกี่ยวข้องกับการควบคุมแบบ <mark>ท</mark> ำนาย	8
3.1	ค่าสัมประสิทธิ์ของกังหันลม	
3.2	ฮาร์มอนิกของแรงดันไฟฟ้า	
3.3	ฮาร์มอนิกของกระแสไฟฟ้าที่ 120 – <mark>6</mark> 9 kV.	
3.4	ฮาร์มอนิกของกระแสไฟฟ้าที่ 69 - <mark>1</mark> 61 kV.	
3.5	ฮาร์มอนิกของกระแสไฟฟ้าที่ 16 <mark>1 k</mark> V	
4.1	ค่าพารามิเตอร์ของตัวควบคุมแ <mark>บบท</mark> ำนาย <mark>.</mark>	
4.2	เปรียบเทียบฮาร์มอนิกก่อน <mark>และ</mark> หลังใช้การควบคุ <mark>มแบ</mark> บทำนาย	138



สารบัญรูป

หน้า

1.1	ศักย์ภาพพลังงานลมในประเทศไทย	2
3.1	การติดตั้งกังหันลมเพื่อผลิตกระแสไฟฟ้า	
3.2	ศักย์ภาพพลังงานลมแห่งประเทศไท <mark>ย</mark>	
3.3	กราฟแสดงสมรรถนะของกังหันลม ที <mark>่มีค</mark> ่าสูงที่สุด	
3.4	กังหันลมแกนหมุนแนวตั้ง (ด้านซ้าย <mark>)</mark> กั <mark>งหั</mark> นลมแกนหมุนแนวนอน (ด้านขวา)	
3.5	การสร้างแรงดันไฟฟ้ากระแสสลับ <mark>3 เฟส</mark> จากเครื่องกำเนิดไฟฟ้าซิงโครนัส	16
3.6	วงจรสมมูลของเครื่องกำเนิดไฟฟ้ <mark>า</mark> ซิงโคร <mark>นั</mark> ส	17
3.7	การทดสอบสภาวะทดสอบเปิ <mark>ดวง</mark> จร (a) แ <mark>ละส</mark> ภาวะทดสอบปิดวงจร (b)	
3.8	ความสัมพันธ์ที่ได้จากการทด <mark>สอบ</mark> เปิดวงจร <mark>และ</mark> ลัดวงจร	
3.9	โครงสร้างของเครื่องกำเน <mark>ิดไฟ</mark> ฟ้าแบบซิงโครนัส <mark>แม่เ</mark> หล็กถาวร	21
3.10	เฟรมอ้างอิงทั่วไปในแกน $lpha,eta$	23
3.11	ภาพรวมวงจรไฟฟ้า	25
3.12	วงจรเรียงกระแสสาม <mark>เฟสแบบเต็มคลื่น</mark>	26
3.13	แรงดันไฟฟ้าดีซ <mark>ีจาก</mark> วงจ <mark>รเรียงกระแสสามเฟสแบบเ</mark> ต็มค <mark>ลื่น</mark>	
3.13.1	แรงดันไฟฟ้าดีซ <mark>ี่จากว</mark> งจรเรียงกระแสสามเฟสแบบเต็ม <mark>คลื่น</mark>	27
3.13.2	วงจรเรียงกระแส <mark>ที่มีหม้อแปลงแทปก</mark> ลาง	27
3.13.3	วงจรเรียงกระแสแบบ <mark>บริดจ์</mark>	28
3.13.4	การทำงานของวงจรเรียงกระแสแบบบริดจ์	29
3.13.5	วงจรเรียงกระแสเต็มคลื่นและวงจรกรองด้วยตัวเก็บประจุ	
3.13.6	แรงดันริปเปิลของการเรียงกระแสครึ่งคลื่นและเต็มคลื่น	
3.14	วงจรทวีแรงดันไฟฟ้า	32
3.14.1	ทฤษฏีวงจรทวีแรงดันไฟฟ้า	33
3.14.2	ทฤษฎีวงจรสมมูลทวีแรงดันไฟฟ้าขณะสวิตซ์เปิด	33
3.14.3	ทฤษฎีวงจรสมมูลทวีแรงดันไฟฟ้าขณะสวิตซ์ปิด	
3.14.4	วงจรภายในและตัวอุปกรณ์ไอซีขับเกต TL250	
3.14.5	การต่อการใช้งานเบื้องต้น TL250	
3.15	วงจรอินเวอร์เตอร์	
3.16	สัญญาณเอาท์พุตของวงจรอินเวอร์เตอร์สามเฟส	39
3.16.1	วงจรอินเวอร์เตอร์เฟสเดียวเต็มคลื่นแบบบริดจ์	
3.16.2	กระแสโหลดเมื่อโหลดเป็นชนิดตัวเหนี่ยวนำ	40

รูปที่

รูปที่		หน้า
3.16.3	รูปคลื่นสามเหลี่ยมในสัญญาณ PWM	42
3.16.4	้ รูปคลื่นเอาต์พุตในวงจรอินเวอร์เตอร์	42
3.16.5	ตัวอย่างฮาร์มอนิกของวงจรอินเวอร์เตอร์	
3.16.6	ตัวอย่างวงจรอินเวอร์เตอร์เฟสเดียวแบบบริดจ์เต็มคลื่น	
3.16.7	สัญญาณพัลส์ PWM	
3.16.8	สัญลักษณ์และวงจรสมมูลอย่างง่ายข <mark>อง</mark> ไอจีบีที	
3.16.9	กราฟลักษณะเบื้องต้นข [้] องไอจีบีที <u>่</u>	
3.16.10) การทำงานของวงจรไอจีบีที <u>.</u>	
3.16.11	โครงสร้างไอจีบีที <u>.</u>	
3.16.12	2 แบบจำลองของไอจีบีที	
3.17	กริดไฟฟ้า	
3.18	การควบคุมมุมพิชโดยตัว <mark>ควบ</mark> คุมพี่ไอ <u></u>	
3.18.1	โหมดการทำงานของคว <mark>ามเ</mark> ร็วลมที่ต่างกัน	
3.18.2	ระบบการควบคุมมุมพ <mark>ิช ใบพัดจะถูกควบคุมด้วยมุมพิช</mark>	
3.18.3	ระบบขับเคลื่อนแบบแปรผันในศูนย์กลางกังหันลม	
3.18.4	ระบบขับเคลื่อน <mark>มอเ</mark> ตอร์ของตัวปรับระยะพิช	
3.18.5	แบบจำลองใบพั <mark>ดกัง</mark> หันลม	
3.18.6	แบบจำลองพลว <mark>ัติระยะพ</mark> ิชของใบพัดกังหันลม	
3.18.7	แบบจำลองการควบ <mark>คุมกระแสภายในของตัวควบคุมพิช</mark>	
3.18.8	ส่วนประกอบภายในเครื่องกำเนิดไฟฟ้า	
3.18.9	แบบจำลองไดนามิกของโซ่ส่งกำลัง	
3.18.10) ลักษณะแรงบิดของโรเตอร์ <u>สาย เกลา และอ</u> อออ	
3.18.11	l การควบคุมระดับมุมพิชตามตัวควบคุม pi หรือ pd แบบไม่เชิงเส้น	64
3.18.12	2 การคำนวณอัตราการขยายแบบไม่เชิงเส้น A	
3.18.13	3 เส้นโคงที่เหมาะสมและข้อมูลข้างต้น	
3.19	ไดอะแกรมของตัวสังเกตสถานะ	
3.20	รายละเอียดไดอะแกรมของตัวสังเกตสถานะ	
3.21	แผนภาพบล็อกวงเปิดของตัวสังเกตสถานะ	
3.22	แผนภาพบล็อกวงปิดของตัวสังเกตสถานะ	
3.23	ผลตอบสนองของระบบลำดับที่หนึ่งถึงลำดับที่สี่	
3.24	ผลการตอบสนองจากบทความที่กล่าวมา	75
3.25	ผลตอบสนองการควบคุมเชิงเส้นของ MPC	

รูปที่		หน้า
3.26	โครงสร้างการป้อนกลับของการควบคุมแบบทำนายแบบปกติ [a]	
	โครงสร้างการป้อนกลับของการควบคุ่มแบบทำนายแบบมีการทำนาย [b]	
3.27	ทฤษฎีการนำขอบเขตมาใช้งาน	81
3.28	การตอบสนองแบบวงปิดและการตอบสนองที่ทำนายไว้	
3.29	อินพุตการทำนายในช่วงเวลาการเพิ่ม <mark>ปร</mark> ะสิทธิภาพที่ต่อเนื่องกัน	
3.30	การตอบสนองของ LQ ที่ถูกควบคถ <mark>มแบ</mark> บเหมาะสม	
3.31	แบบจำลองของตัวต่อต้านการบรร <mark>จบและ</mark> ตัวควบคุมอินทิกรัล	
3.32	การตอบสนองของแบบจำลองการ <mark>ควบคุม</mark> แบบทำนาย	
3.33	การตอบสนองของแบบจำลองที่ท <mark>ำ</mark> นายใน <mark>ว</mark> งปิด	
3.34	การตอบสนองที่ทำนายบนลูป <mark>ปิด</mark>	
3.35	การตอบสนองที่ทำนายบนลู <mark>ปปิด</mark>	91
3.36	การตอบสนองแบบวงปิด <mark>และ</mark> การป้อนกลับที่ทำ <mark>นาย</mark> ไว้	
3.37	อินพุตการทำนายของโหมดคู่	
3.38	การตอบสนองของเงื่อ <mark>นไขเ</mark> ริ่มต้น	
3.39	การตอบสนองของ <mark>เงื่อ</mark> นไขเริ่มต้น	
3.40	การหาค่าเหมาะ <mark>สม</mark> ที่สุด <mark></mark>	<u></u> 97
3.41	สัญญาณคลื่นไซ <mark>น์แล</mark> ะสัญญาณฮาร์มอนิก (ซ้าย)	
	สัญญาณคลื่นไซ <mark>น์รวมกับสัญญาณฮา</mark> บบร์มอนิก (ขวา <u>)</u>	
3.42	กระแสไฟฟ้าที่มีฮาร์ <mark>มอนิกในสายนิวท</mark> รั <mark>ลในระบบที่โหลด</mark> ไม่เป็นเชิงเส้น	
4.1	ภาพรวมระบบกังหันลม	106
4.2	ภาพรวมระบบกังหันลมในโปรแกรมจำลอง	107
4.3	โปรแกรมจำลองตัวสังเกตสถานะ	
4.4	โปรแกรมจำลองการควบคุมแบบทำนาย	
4.5	แผนภาพการควบคุมแบบทำนายที่ใช้ในโปรแกรม	110
4.6	แรงดันไฟฟ้าของเครื่องกำเนิดไฟฟ้า	111
4.7	แรงดันไฟฟ้าของวงจรเรียงกระแสสามเฟส	111
4.8	แรงดันไฟฟ้าของวงจรทวีแรงดันไฟฟ้า	112
4.9	แรงดันไฟฟ้าของวงจรอินเวอร์เตอร์ <u>.</u>	112
4.10	กระแสไฟฟ้าสนามของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าก่อนใช้ตัวสังเกตสถานะ	113
4.11	กระแสไฟฟ้าสนามของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าหลังใช้ตัวสังเกตสถานะ	113
4.12	สัญญาณเอาต์พุตของการควบคุมแบบทำนาย	114
4.13	แรงดันไฟฟ้าที่กริดโหลด	114

รูปที่		หน้า
4.14	กระแสไฟฟ้าที่กริดโหลด	115
4.15	กระแสไฟฟ้าเฉลี่ยกำลังสอง (RMS) ของเฟส A ที่กริดโหลด	115
4.16	กระแสไฟฟ้าเฉลี่ยกำลังสอง (RMS) ของเฟส B ที่กริดโหลด	
4.17	กระแสไฟฟ้าเฉลี่ยกำลังสอง (RMS) ของเฟส C ที่กริดโหลด	
4.18	กระแสไฟฟ้าสนามของเครื่องกำเนิด <mark>ไฟฟ้</mark> าก่อนใช้ตัวสังเกตสถานะ	118
4.19	กระแสไฟฟ้าสนามของเครื่องกำเนิดไ <mark>ฟฟ้</mark> าหลังใช้ตัวสังเกตสถานะ	118
4.20	กระแสไฟฟ้าสนามของเครื่องกำเน <mark>ิดไฟฟ้า</mark> ก่อนใช้ตัวสังเกตสถานะ	119
4.21	กระแสไฟฟ้าสนามของเครื่องกำเน <mark>ิดไฟฟ้า</mark> หลังใช้ตัวสังเกตสถานะ	119
4.22	กระแสไฟฟ้าสนามของเครื่องกำเ <mark>น</mark> ิดไฟฟ้า <mark>ก่</mark> อนใช้ตัวสังเกตสถานะ	
4.23	กระแสไฟฟ้าสนามของเครื่อง <mark>กำเน</mark> ิดไฟฟ้า <mark>ห</mark> ลังใช้ตัวสังเกตสถานะ	120
4.24	สัญญาณเอาต์พุตของการคว <mark>บคุม</mark> แบบทำน <mark>าย_</mark>	122
4.25	สัญญาณเอาต์พุตของการ <mark>คว</mark> บคุมแบบทำนาย <u></u>	123
4.26	สัญญาณเอาต์พุตของก <mark>ารคว</mark> บคุมแ <mark>บบทำนาย</mark>	123
4.27	แรงดันไฟฟ้าที่กริดโห <mark>ล</mark> ดที่ความเร็วลม 1 เมตรต่อวินา <mark>ที</mark>	
4.28	แรงดันไฟฟ้าที่กริดโหลดที่ความเร็วลม 2.5 เมตรต่อวินา <mark>ที</mark>	
4.29	แรงดันไฟฟ้าที่กริดโหลดที่ความเร็วลม 4 เมตรต่อวินาที	
4.30	กระแสไฟฟ้าที่ก <mark>ริดโห</mark> ลดที่ความเร็ว <mark>ล</mark> ม 1 เมตรต่อวินา <mark>ที</mark>	125
4.31	กระแสไฟฟ้าที่กร <mark>ิดโหลดที่ความเร็วลม</mark> 2.5 เมตรต่อวิ <mark>นาที</mark> ่	126
4.32	กระแสไฟฟ้าที่กริดโ <mark>หลดที่ความเร็วลม 4 เมตรต่อวินาที</mark>	126
4.33	กระแสไฟฟ้าเฉลี่ยกำลังสอง (_{RMS)} ของเฟส _A ที่กริดโหลด	
4.34	กระแสไฟฟ้าเฉลี่ยกำลังสอง (RMS) ของเฟส B ที่กริดโหลด	
4.35	กระแสไฟฟ้าเฉลี่ยกำลังสอง _{(RMS}) ของเฟส c ที่กริดโหลด	
4.36	ฮาร์มอนิกเฟส A ที่ความเร็วลม 1 เมตรต่อวินาทีก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย	
4.37	ฮาร์มอนิกเฟส в ที่ความเร็วลม 1 เมตรต่อวินาทีก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย	130
4.38	ฮาร์มอนิกเฟส c ที่ความเร็วลม 1 เมตรต่อวินาทีก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย	
4.39	ฮาร์มอนิกเฟส A ที่ความเร็วลม 2.5 เมตรต่อวินาทีก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย	
4.40	ฮาร์มอนิกเฟส в ที่ความเร็วลม 2.5 เมตรต่อวินาทีก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย	131
4.41	ฮาร์มอนิกเฟส c ที่ความเร็วลม 2.5 เมตรต่อวินาทีก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย	132
4.42	ฮาร์มอนิกเฟส A ที่ความเร็วลม 4 เมตรต่อวินาทีก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย	132
4.43	ฮาร์มอนิกเฟส в ที่ความเร็วลม 4 เมตรต่อวินาทีก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย	133
4.44	ฮาร์มอนิกเฟส c ที่ความเร็วลม 4 เมตรต่อวินาทีก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย	133
4.45	ฮาร์มอนิกเฟส A ที่ความเร็วลม 1 เมตรต่อวินาที่หลังใช้การควบคุมแบบทำนาย	134

4.46	ฮาร์มอนิกเฟส B ที่ความเร็วลม 1 เมตรต่อวินาทีหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย	134
4.47	ฮาร์มอนิกเฟส C ที่ความเร็วลม 1 เมตรต่อวินาทีหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย	135
4.48	ฮาร์มอนิกเฟส A ที่ความเร็วลม 2.5 เมตรต่อวินาทีหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย	135
4.49	ฮาร์มอนิกเฟส B ที่ความเร็วลม 2.5 เมตรต่อวินาทีหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย	136
4.50	ฮาร์มอนิกเฟส C ที่ความเร็วลม 2.5 <mark>เม</mark> ตรต่อวินาทีหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย	136
4.51	ิฮาร์มอนิกเฟส A ที่ความเร็วลม 4 เม <mark>ตร</mark> ต่อวินาทีหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย	137
4.52	ฮาร์มอนิกเฟส B ที่ความเร็วลม 4 <mark>เม</mark> ตรต่อวินาทีหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย	137
4.53	ฮาร์มอนิกเฟส C ที่ความเร็วลม 4 <mark>เมตรต่อ</mark> วินาทีหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย	138
4.54	แรงดันไฟฟ้าของเครื่องกำเนิดไฟ <mark>ฟ้</mark> าที่ควา <mark>ม</mark> เร็วลมที่ 8 เมตรต่อวินาที	140
4.55	แรงดันไฟฟ้าของวงจรเรียงกร <mark>ะแส</mark> ที่ความเ <mark>ร็วล</mark> มที่ 8 เมตรต่อวินาที	141
4.56	แรงดันไฟฟ้าของวงจรทวีแรง <mark>ดันไ</mark> ฟฟ้าที่คว <mark>ามเร</mark> ็วลมที่ 8 เมตรต่อวินาที	141
4.57	แรงดันไฟฟ้าของอินเวอร์ <mark>เตอ</mark> ร์ที่คว <mark>ามเร็วลมที่ 8 เมต</mark> รต่อวินาที	142
4.58	กระแสไฟฟ้าสนามก่อน <mark>ใช้ตัว</mark> สังเก <mark>ตุสถา</mark> นะที่ควา <mark>มเร็</mark> วลมที่ 8 เมตรต่อวินาที <u></u>	142
4.59	กระแสไฟฟ้าสนามหล <mark>ังใช้ตัวสังเกตสถานะ</mark> ที่ความเร็ว <mark>ล</mark> มที่ 8 เมตรต่อวินาที	143
4.60	แรงดันไฟฟ้าที่กริดโ <mark>ห</mark> ลดก่ <mark>อนการควบคุมแบบทำนาย</mark>	143
4.61	แรงดันไฟฟ้าที่กริดโหลดหลังการควบคุมแบบทำนาย	144
4.62	กระแสไฟฟ้าที่ก <mark>ริดโห</mark> ลดก่อนการควบคุมแบบทำนาย	144
4.63	กระแสไฟฟ้าที่กร <mark>ิดโหลด</mark> หลังการควบคุมแบบทำนา <mark>ย</mark>	145
4.64	กระแสไฟฟ้าที่กริดโห <mark>ลดเฟส A ที่ความเร็วลมที่ 8 เมตรต่</mark> อวินาที	145
4.65	กระแสไฟฟ้าที่กริดโหลดเฟส _B ที่ความเร็วลมที่ 8 เมตรต่อวินาที	146
4.66	กระแสไฟฟ้าที่กริดโหลดเฟส c ที่ความเร็วลมที่ 8 เมตรต่อวินาที	146
4.67	ฮาร์มอนิกเฟส A ที่ความเร็วลม 8 เมตรต่อวินาทีก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย	147
4.68	ฮาร์มอนิกเฟส B ที่ความเร็วลม 8 เมตรต่อวินาทีก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย	147
4.69	ฮาร์มอนิกเฟส C ที่ความเร็วลม 8 เมตรต่อวินาทีก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย	148
4.70	ฮาร์มอนิกเฟส A ที่ความเร็วลม 8 เมตรต่อวินาทีหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย	148
4.71	ฮาร์มอนิกเฟส B ที่ความเร็วลม 8 เมตรต่อวินาทีหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย	149
4.72	ฮาร์มอนิกเฟส < ที่ความเร็วลม 8 เมตรต่อวินาทีหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย	149

หน้า

บทที่ 1 บทนำ

1.1 ความสำคัญของปัญหา

ในปัจจุบันพลังงานทดแทน (Renewable Energy) มีบทบาทสำคัญต่อชีวิตประจำวันมาก เนื่องจากพลังงานที่มนุษย์ใช้ประโยชน์ทุกวันนี้ มีอัตราการใช้พลังงานเพิ่มสูงขึ้นประมาณ 2 เท่าเมื่อ ้เทียบกับการใช้พลังงานเมื่อ 30 ปีก่อน ในขณะที่เชื้อเพลิงน้ำมันและก๊าซธรรมชาติที่มีสำรองอยู่นั้น ้คาดว่าจะเพียงพอให้ใช้ได้อีกประมาณ 100 ปี ส่วนถ่านหินที่ใช้เป็นเชื้อเพลิงในโรงงานผลิต ้กระแสไฟฟ้าคาดการว่าจะมีสำรองให้ได้อี<mark>กเพียง</mark> 500 ปีเท่านั้น แต่เมื่อมีการอัตราการใช้พลังงานที่ เพิ่มขึ้นอย่างทวีคุณเช่นนี้ ไม่แน่ว่าปริมาณเชื้อเพลิงอาจหมดไปก่อนเวลาที่คาดการณ์ไว้ก็เป็นได้ นี่จึง เป็นเหตุผลว่าต้องมองหาแหล่งพลังงานท<mark>ด</mark>แทนส<mark>ำ</mark>รองไว้ และสาเหตุสำคัญที่ทำให้การใช้พลังงานที่ ้เพิ่มสูงขึ้นนั้นมาจากสาเหตุแรกคือการเ<mark>พิ่ม</mark>จำนวนข<mark>องป</mark>ระชากรโลกซึ่งยังคงมีอัตราเพิ่มสูงขึ้นทุก ๆ ปี ้สาเหตุที่สองคือความก้าวหน้าทางเท<mark>คโน</mark>โลยี โดยเ<mark>ฉพา</mark>ะทางด้านคมนาคมมีการผลิตยานพาหนะมา เป็นจำนวนมากโดยกลุ่มประเทศ<mark>ที่กำ</mark>ลังพัฒนาจะใช้มา<mark>กที่สุ</mark>ด ส่วนกลุ่มประเทศที่พัฒนาแล้วเริ่มหัน ึกลับไปใช้การเดินทางด้วยการเด<mark>ินห</mark>รือปั่นจักรยานแทนแ<mark>ล้ว</mark> นอกจากนี้อุปกรณ์ไฟฟ้าต่าง ๆ มีผลทำ ให้อุณหภูมิของโลกเพิ่มสูงขึ้นด้วย สาเหตุที่สามคือ พฤติกรร<mark>ม</mark>การใช้พลังงานของมนุษย์ ถือเป็นตัว ้แปรสำคัญที่ทำให้ทรัพยาก<mark>รแ</mark>ทบทุ<mark>กด้านลดลงอย่างทวีคูณ</mark> ดังนั้<mark>นเ</mark>ราจึงศึกษาเกี่ยวกับพลังงานทดแทน ซึ่งพลังงานทดแทนมีคว<mark>ามห</mark>มาย<mark>อย่างง่ายว่า "พลังงานที่ใ</mark>ช้แท<mark>นน้ำ</mark>มันเชื้อเพลิง" โดยสามารถแบ่ง ออกเป็น 2 ประเภทคือ พลังงานทดแทนที่ใช้แล้วหมดไป เช่น ถ่านหิน ก๊าซธรรมชาติ ฯลฯ และ พลังงานทดแทนที่สามารถ<mark>หมุนเวียนมาใช้ได้อีก เช่น พลังงานแสง</mark>อาทิตย์ ลม ชีวมวล น้ำ ฯลฯ ใน โครงร่างวิทยานิพนธ์ฉบับนี้จะศึกษาเกี่ยวกับพ<mark>ลังงานลม (Win</mark>d Energy) ซึ่งพลังงานลมเป็นพลังงาน ที่สะอาดมีอยู่ให้ใช้ทั่วไปโดยไม่มีวันหมด เนื่องจากประเทศไทยตั้งอยู่บนเส้นศูนย์สูตรดังนั้นลมที่ ้เกี่ยวข้องกับภูมิภาคของประเทศไทยคือ ลมประจำปี ลมประจำฤดู และลมประจำเวลา แต่ลม ประจำปีจะไม่สามารถนำมาใช้ประโยชน์ได้มากนัก ลมประจำฤดูเป็นลมที่พัดตามฤดูกาลหรือเรียกว่า ้ ลมมรสุม ซึ่งจะแบ่งเป็น 2 ช่วงคือ ลมมรสุมฤดูร้อนพัดจากแนวทิศใต้และตะวันตกเฉียงใต้ซึ่งอยู่ในช่วง ีมิถุนายน – สิงหาคม ลมมรสุมฤดูหนาวพัดจากแนวทิศเหนือและตะวันออกเฉียงเหนือซึ่งอยู่ในช่วง ้ธันวาคม – กุมภาพันธ์ และลมประจำเวลาเป็นลมที่เกิดขึ้น เนื่องจากการเปลี่ยนแปลงความกดอากาศ ระหว่าง 2 บริเวณในระยะเวลาสั้นๆ ได้แก่ ลมบก ลมภูเขาและลมหุบเขา บริเวณที่อยู่ตามชายฝั่งจะ ได้รับอิทธิพลของลมบก และลมทะเลสูงมาก จากภูมิประเทศของประเทศไทยทำให้ทราบว่าความเร็ว ้ลมเฉลี่ยของประเทศจะอยู่ในระดับกลางถึงต่ำซึ่งมีความเร็วต่ำกว่า 4-5 เมตรต่อวินาที (สมาคม พลังงานทดแทน, 2560)



รูปที่ 1.1 ศักย์ภาพพลังงานลมในประเทศไทย (ที่มา : http://www2.dede.go.th/renew/Twm/main.htm)

จากปัญหาและข้อจำกัดที่เกี่ยวกับพลังงานลม การใช้วิธีการควบคุมแบบทำนายและตัวสังเกต สถานะจึงเป็นวิธีหนึ่งที่ช่วยเพิ่มสมรรถนะของพลังงานลมได้ โดยเฉพาะการศึกษาแบบจำลองทาง คณิตศาสตร์จึงเป็นวิธีที่ช่วยควบคุมกระแสไฟฟ้าของระบบกังหันลมได้ดียิ่งขึ้น โดยข้อมูลจาก แบบจำลองนำมาใช้กับตัวสังเกตสถานะสามารถนำไปใช้ในการควบคุมกระแสไฟฟ้าสนามเพื่อทำให้ สมรรถนะของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าดีขึ้นและการควบคุมแบบทำนายจะสามารถลดฮาร์มอนิกซ์ที่เกิดจาก วงจรไฟฟ้าต่าง ๆ แต่ในระบบกังหันลมอื่น ๆ สามารถอาศัยแนวคิดและวิธีการ ควบคุมจากการศึกษานี้ไปใช้เป็นแนวทางการศึกษาได้ต่อไป

1.2 วัตถุประสงค์

1.2.1 เพื่อศึกษากังหันลม โครงสร้างเครื่องกำเนิดไฟฟ้า วงจรไฟฟ้า และกริดไฟฟ้า เพื่อทำให้ระบบกังหันลมมีสมรรถนะเพิ่มขึ้น

1.2.2 เพื่อศึกษาการหาค่าเหมาะสมที่สุดเกี่ยวกับตัวสังเกตสถานะ เพื่อทำให้กระแสไฟฟ้า สนามมีสมรรถนะเพิ่มขึ้น 1.2.3 เพื่อศึกษาการหาค่าเหมาะสมที่สุดการควบคุมแบบทำนาย เพื่อทำให้กระแสไฟฟ้ามี ฮาร์มอนิกลดลง

1.3 ข้อตกลงเบื้องต้น

- 1.3.1 กำหนดความเร็วลมคงที่ 1, 2.5 และ 4 เมตรต่อวินาที
- 1.3.2 ตัวสังเกตสถานะจะใช้หลักเกณฑ์ของอัคเคอร์แมน (Ackerman's Formula)

1.4 ขอบเขตงานวิจัย

- 1.4.1 วิเคราะห์ด้วยตัวสังเกตสถาน<mark>ะ</mark> เพื่อเพิ่มสมรรถนะของระบบกังหันลม
- 1.4.2 วิเคราะห์การควบคุมแบบทำ<mark>น</mark>าย เพื่อลดฮาร์มอนิกของระบบกังหันลม

1.5 ประโยชน์ที่คาดว่าได้รับ

1.5.1 ได้องความรู้เกี่ยวกับระบบกังหันลม เครื่องกำเนิดไฟฟ้าแบบซิงโครนัสและแบบ แม่เหล็กถาวร และวงจรไฟฟ้าที่ใช้กับร<mark>ะบบ</mark>กังหันลม

1.5.2 ได้องค์ความรู้เกี่ยวกั<mark>บกา</mark>รหาค่าเห<mark>มาะ</mark>สมที่สุดของตัวสังเกตสถานะ และการควบคุม แบบทำนาย ที่นำมาประยุกต์ใช้กับระบบกังหันลม

1.5.3 ได้องค์ความรู้เ<mark>กี่ยว</mark>กับฮาร์<mark>มอนิ</mark>กที่เกิดจ<mark>ากระ</mark>บบกังหันลม

1.6 การจัดรูปเล่มวิ<mark>ทย</mark>าน<mark>ิพนธ์</mark>

วิทยานิพนธ์ฉบับ<mark>นี้ป</mark>ระก<mark>อบไปด้วยทั้งหมด 5 บทดัง</mark>นี้

บทที่ 1 เป็นบ<mark>ทนำซึ่งจะกล่าวถึงความสำคัญของปัญหา วั</mark>ตถุประสงค์ และเป้าหมายของ งานวิจัยวิทยานิพนธ์ ตลอ<mark>ดจนขอบเขตและประโยชน์ที่คาดว่าได้รับ</mark>จากงานวิจัยนี้

บทที่ 2 กล่าวถึงการสำรวจปริทัศน์วรรณกรรมและงานวิจัยที่เกี่ยวข้อง เพื่อให้ทราบถึง แนวทางและวิธีการแก้ปัญหาต่าง ๆ ของงานวิจัยที่เกี่ยวข้อง โดยผลจากการค้นคว้าจะใช้เป็นแนวทาง สำหรับการประยุกต์และพัฒนาเข้ากับงานวิจัยนี้

บทที่ 3 กล่าวถึงทฤษฎีต่าง ๆ ที่เกี่ยวข้องกับงานวิจัยวิทยานิพนธ์ซึ่งประกอบด้วย กังหันลม เครื่องกำเนิดไฟฟ้า วงจรไฟฟ้าต่าง ๆ กริดไฟฟ้า ตัวสังเกตสถานะ และการควบคุมแบบทำนาย

บทที่ 4 อธิบายถึงโปรแกรมการจำลองของระบบกังหันลม พร้อมผลการจำลองทั้งหมด **บทที่ 5** เป็นบทสรุปและข้อเสนอแนะ

ภาคผนวก ก แสดงตัวโปรแกรมทั้งหมดของการจำลองนี้

ภาคผนวก ข การรวบรวมผลงานที่ได้รับการแพร่งานวิจัยวิทยานิพนธ์ในขณะที่กำลังศึกษา

บทที่ 2 ปริทัศน์วรรณกรรมและงานวิจัยที่เกี่ยวข้อง

2.1 บทนำ

งานวิจัยวิทยานิพนธ์นี้มีวัตถุประสงค์หลักคือ การหาค่าเหมาะสมที่สุดสำหรับกังหันลมด้วย เครื่องกำเนิดไฟฟ้าแบบซิงโครนัส โดยใช้การควบคุมแบบทำนายและตัวสังเกตสถานะ ด้วยเหตุนี้การ สำรวจปริทัศน์วรรณกรรมและงานวิจัยที่เกี่ยวข้อง จึงเป็นจุดเริ่มต้นสำคัญของการทำวิจัยวิทยานิพนธ์ เนื่องจากงานวิจัยทางด้านนี้มีการพัฒนาวิธีการเพิ่มศักยภาพต่าง ๆ อย่างต่อเนื่องตั้งแต่อดีตถึงปัจจุบัน ซึ่งในงานวิจัยวิทยานิพนธ์นี้เลือกวิธีการเพิ่มศักยภาพด้วยวิธีการควบคุมแบบทำนายและตัวสังเกต สถานะซึ่งเป็นวิธีการหนึ่งที่ทำให้ระบบกังหันลมมีสมรรถนะและเสถียรภาพเพิ่มมากขึ้น ดังนั้นในการ สำรวจปริทัศน์วรรณกรรมและงานวิจัยที่เกี่ยวข้องจึงสามารถแบ่งออกเป็น 3 ส่วนหลักๆ คืองานวิจัยที่ เกี่ยวข้องกับระบบกังหันลมที่ใช้เครื่องกำเนิดไฟฟ้าซิงโครนัส งานวิจัยที่เกี่ยวข้องกับตัวสังเกตสถานะ และงานวิจัยที่เกี่ยวข้องกับการควบคุมแบบทำนาย โดยการสำรวจผลงานวิจัยทั้ง 3 ส่วนดังกล่าวใน ข้างต้นผู้ทำวิจัยได้นำเสนอรูปแบบของตารางที่แสดงปีที่พิมพ์ คณะผู้ทำวิจัย รวมถึงอธิบายถึง สาระสำคัญที่ได้ในแต่ละงานวิจัยพอสังเขป นอกจากนี้ผู้วิจัยได้นำเสนอภาพรวมปริทัศน์วรรณกรรมที่ เกี่ยวข้องทั้งหมดในส่วนของการสรุปนี้

2.2 งานวิจัยที่เกี่ย<mark>วข้อ</mark>งกั<mark>บระบบกังหันลมที่ใช้เค</mark>รื่อ<mark>งกำเ</mark>นิดไฟฟ้าซิงโครนัส

โดยหัวข้อนี้จะนำเสนอผลการสำรวจบทความที่เกี่ยวกับระบบกังหันลมที่ใช้เครื่อง กำเนิด ไฟฟ้าซิงโครนัส เพื่อศึกษาระบบการทำงานและโครงสร้างของระบบกังหันลมและทั้งนี้จะนำเสนอการ เพิ่มสมรรถนะและเสถียรภาพของระบบกังหันลม ดังแสดงไว้ในตารางที่ 2.1



ปีที่ตีพิมพ์	คณะผู้วิจัย	สาระสำคัญของงานวิจัย
(ค.ศ.)		
2007	Hanafy H.H.,	บทความนี้นำเสนอขั้นตอนการเพิ่มประสิทธิภาพของ
	Hallouda M. M. and	วิธีการติดตามจุดกำลังไฟฟ้าสูงสุดสำหรับระบบสร้าง
	Yassin H.M.	กระแสไฟฟ้าแบบซิงโครนัสแม่เหล็กถาวรโดยตรง โดย
		การควบคุมแบบเชิงฟิลด์ใช้เพื่อควบคุมตัวแปลงความถึ่
		โดยใช้ตัวควบคุม PI เพื่อให้ได้ระบบติดตามจุดสูงสุด โดย
		การออกแบบเพิ่มประสิทธิภาพสำหรับตัวแปลงความถึ
		โด <mark>ยใ</mark> ช้เทคนิค BBO จะได้รับการแก้ไขโดยการเพิ่ม
		ปร <mark>ะส</mark> ิทธิภาพทางชีววิทยาและอัลกอริทึม (แบบระเอียด)
2011	Coatea M.,	บทควา มนี้นำเสนอการออกแบบระบบกังหันลมที่
	Karoly T. and	สามารถกำหนดโหลดและกำลังของระบบได้โดยใช้
	Vladu E.	พลศาสตร์ของไหลเชิงคำนวณหรือการวิเคราะห์
		องค์ประกอบเพื่อให้ได้ผลลัพธ์ที่มีประสิทธิภาพดียิ่งขึ้น
2013	Du S.,	บทความนี้นำ เสนอการสร้างแบบจำลองของระบบแปลง
	Su J. and	พลังงานลม <mark>ด้วย</mark> เครื่องกำเนิดไฟฟ้าซิงโครนัสแบบ
	Ye H.	แม่เหล็กถาวร (PMSG) โดยใช้วงจรแปลงแรงดันไฟฟ้า
		แบบกลับไปกลับมา (VSC) ได้รับการจำลอง 3 แบบคือ
		แบบระเอียด แบบสลับ และแบบเฉลีย โดยใช้ระบบ
		กังหันลมที่ถูกพัฒนาแล้วในการจำลองสถานการณ์ โดย
		ผลการจำลองรูปแบบรายละเอียดและสวิตซ์ของ VSC มี
		<u>การทำงานที่มีประสีทธิภาพมากที่สุด</u>
2015	Ghosh S.,	<mark>บทความนี้นำเสน</mark> อการจำลองอัลกอริทึมควบคุมของ
	Panda G. K. and	ระบบกังหันลมแบบ PMSG ที่เชื่อมต่อกับกริดโหลด เป็น
	Saha P. K. 18168	กังหันลมแบบใช้พลังงานโดยตรงไม่มีกระปุกเกียร์
		ระหว่างกังหันลมกับเพลาโรเตอร์เพื่อหลีกเลี้ยงการ
		สูญเสียพลังงานเชิงกลที่เกิดจากกระปุกเกียร์ เนื่องจาก
		พลังงานได้จากระบบกังหันลมนี้จะเป็นพลังงานที่
		หมุนเวียนที่ไม่ต่อเนื่องจึงมีการใช้การควบคุมทางด้าน
		เครื่องจักรกลและการควบคุมด้านกริดโหลดจึงทำให้
		ผลลัพธ์มีประสิทธิภาพเพิ่มมากขึ้น

ตารางที่ 2.1 งานวิจัยที่เกี่ยวข้องกับระบบกังหันลมที่ใช้เครื่องกำเนิดไฟฟ้าซิงโครนัส

ปีที่ตีพิมพ์	คณะผู้วิจัย	สาระสำคัญของงานวิจัย
(ค.ศ.)		
2015	Camara M. B.,	บทความนี้นำเสนอกลยุทธ์การสร้างแบบจำลองและการ
	Camara M. S.,	ควบคุมของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าซิงโครนัสแบบแม่เหล็ก
	Dakyo B. and	ถาวร (PMSG) ที่เชื่อมต่อกับแบตเตอรี่ลิเธียม ไอออนเพื่อ
	Gualous H.,	ชดเชยพลังงานที่ไม่ต่อเนื่องจากฟาร์มกังหันลม และยังมี
		การวงจรไฟฟ้า back-to-back และ buck-boost ใน
		ด้านของแบตเตอรี่ การควบคุมนี้จะมุ่งเน้นไปที่การ
		ติ <mark>ดต</mark> ามจุดสูงสุดของพลังงาน (MPPT) สำหรับการ
		คว <mark>บคุ</mark> มความเร็วของ PMSG , มีการจัดการแรงดันไฟฟ้า
		DC และการควบคุมพลังงานของแบตเตอรี่ เพื่อให้ผล
		<mark>ลัทธ์ที่ได้</mark> ทางด้านเอาท์พุตมีประสิทธิภาพเพิ่มมากขึ้น

ตารางที่ 2.1 งานวิจัยที่เกี่ยวข้องกับระบบกังหันลมที่ใช้เครื่องกำเนิดไฟฟ้าซิงโครนัส (ต่อ)

2.3 งานวิจัยที่เกี่ยวข้องกับตัว<mark>สังเ</mark>กตสถา<mark>นะ</mark>

งานวิจัยที่เกี่ยวข้องกับตัวสังเกตสถานะกับระบบกังหันลม มีผู้วิจัยจำนวนมากได้ทำการเสนอ ดังแสดงในตารางที่ 2.2



d		6 ° 4	a	ົ	0/ 0	رە ر	
ตารางที	2.2 งา	นวิจัยที	เกี่ยว	ข้อง	กับตั	วส่งเ	กตสถานะ

ปีที่ตีพิมพ์	คณะผู้วิจัย	สาระสำคัญของงานวิจัย
(ค.ศ.)		
2003	Kyriakides E. and	บทความนี้นำเสนอวิธีการระบุพารามิเตอร์เครื่องกำเนิด
	Heydt G. T.	ไฟฟ้าแบบซิงโครนัส มีการออกแบบผู้สังเกตการณ์
		สำหรับการประมาณค่ากระแสไฟฟ้ากระชาก ผู้
		สังเกตการณ์จะใช้วิธี GUI เพื่อหาเงื่อนไขความผิดพลาด
		ของเครื่องจักรและดำเนินการแก้ไข เพื่อให้มีความ
		น่าเชื่อถือเพิ่มมากขึ้น
2010	Chunyan L.,	บ <mark>ทค</mark> วามนี้นำเสนอการออก แบบเครื่องกำเนิดไฟฟ้า
	Xiangyi C. and	กร <mark>ะแ</mark> สสลับสิบสองเฟสสำหรับการระบุพารามิเตอร์และ
	Xiaoming Z.	<mark>การใช้แ</mark> บบจำลองทางคณิตศาสตร์ เพื่อให้ได้รูปแบบการ
		ออกผู้สังเกตการณ์จะถูกใช้เป็นการประมาณเพื่อระบุ
		พารามิเ <mark>ต</mark> อร์ที่มีความเชื่อมั่นสูง
2011	Chafouk H. and	<mark>บทความนี้น</mark> ำเสนอการแก้ปัญหาของการวิเคราะห์ความ
	Trinh D. H.	ผิดพลาด <mark>ของ</mark> กระแส ไฟฟ้าและการแยก FDI ของเครื่อง
		กำเนิดไฟฟ้า PMSG โดยใช้ตัวกรองการสังเกตการณ์ของ
		คาลมานเพื่อต <mark>รวจจั</mark> บความผิดพลาดของเซ็นเซอร์กระแส
		<u>ไฟฟ้าของระบบกังหัน</u> ลม
2015	Llano D. and	<mark>บทความนี้นำเส</mark> นอ <mark>ผู้สัง</mark> เกตการณ์เกี่ยวกับแรงบิดของ
	Mcmahon R.	เวลาแบบไม่ต่อเนื่องและตัวกรอง H∞ เพื่อประเมิน
		คว <mark>ามเร็วของโรเตอร์และต</mark> ำแหน่งของเครื่องจักรแม่เหล็ก
		<mark>ถาวร นอกจากนี้อัลกอ</mark> ริทึมการติดตามจุดรับพลังงาน
	E h	ส <mark>ูงสุดแบบวนซ้ำจะ</mark> เสนอให้มีประสิทธิภาพสูงสุดสำหรับ
	15	อุปกรณ์
2017	Nan W. and 2165	บทความนี้นำเสนอวิธีสังเกตการณ์ที่ปรับปรุงใหม่ได้รับ
	Xiaoming Z.	การออกแบบมาประมาณกระแสไฟฟ้าของเครื่องกำเนิด
		ไฟฟ้าซิงโครนัส เมื่อเกิดความผิดพลาด ผู้สังเกตการณ์จะ
		ปรับปรุงใหม่ให้มีความแม่นยำสูงขึ้น นอกจากนี้การเลือก
		ค่าเริ่มต้นโดยมีโดเมนความเสถียรภาพแบบสัมบูรณ์ที่ทำ
		ให้เกิดความผิดพลาดน้อยลง

2.4 งานวิจัยที่เกี่ยวข้องกับการควบคุมแบบทำนาย งานวิจัยที่เกี่ยวข้องกับการควบคุมแบบทำนายกับระบบกังหันลม มีผู้วิจัยจำนวนมากได้ทำ การเสนอ ดังแสดงในตารางที่ 2.3

	ตารางที่ 2.3 ง	านวิจัยที่เกี่ยวข้องกับการค	วบคุมแบบทำนาย
--	----------------	-----------------------------	---------------

ปีที่ตีพิมพ์	คณะผู้วิจัย	สาระสำคัญของงานวิจัย
(ค.ศ.)		
2015	Liu X.,	บทความนี้นำเสนอการควบคุมการทำนายแบบจำลอง
	Yan Y. and	แบบกระจาย (MPC) สำหรับการควบคุมความถี่โหลด
	Zhang Y.	(LFC) ของระบบไฟฟ้าที่เชื่อมต่อกันซึ่งมีผลในการทำงาน
		ของกังหันลม ดังนั้น MPC จะทำให้ระบบมีประสิทธิภาพ
		เพิ่มขึ้น
2016	Faille D.,	<u>บทความนี้นำเสนอการควบคุมกังหันลมสำหรับปัญหา</u>
	Gionfra N.,	ทั่ว <mark>ไป</mark> ในการติดตามพลังงานที่ถูกอ้างอิงโดยใช้เทคนิค FL
	Loevenbruck P.,	แล <mark>ะ</mark> MPC ของระบบไม่เชิงเส้นที่ข้อจัดทางกายภาพ ตัว
	Siguerdidjane H. and	<mark>ควบคุม</mark> นี้ช่วยให้ติดตามการอ้างอิงกำลังไฟฟ้าโดยทั่วไป
	Sandou G.	<mark>และทำใ</mark> ห้มีประสิทธิภาพเพิ่มขึ้น
2016	Abbod M.,	บทความนี้นำเสนอการสร้างแบบจำลองและการ
	Al-Toma S. A. and	วิเคราะ <mark>ห์ข</mark> องกลยุทธ์การควบคุมใหม่สำหรับกังหันลม
	Taylor A. G.	ความเร็ว <mark>ลมแ</mark> ปรผันโดยใช้ PMSG ที่เชื่อมต่อกับกริด ตัว
	H	<mark>ควบคุ</mark> มได้อ <mark>อกแ</mark> บบสำหรับ MPPT เพื่อให้สามารถดึง
		พลังงานลมได้ <mark>มาก</mark> โดยใช้ตัวควบคุม PI และ MPC เพื่อ
		เพิ่มประสิทธิภาพ
2016	Abdelrahem M.,	<mark>บทความนี้นำเ</mark> สนอ <mark>ชุดค</mark> วบคุมแบบจำกัด (FCS-MPC)
	Mobarak M. H. and	สำหรับการขับเคลือนแรงดันต่ำผ่าน VRT การเพิ่ม
	Kennel <mark>R.</mark>	ปร <mark>ะสิทธิภาพของ DFIGs</mark> ในระบบกังหันลมความเร็วสูง
		<mark>แบบแปรผัน โดยระบ</mark> บนี้เสนอสภาวะที่ไม่ต่อเนื่องของ
	E h	<mark>ตัวแปลงและคำนึ</mark> งถึงประสิทธิภาพของตัวแปลงสัญญาณ
	150	ในอนาคตสำหรับแต่ละช่วงการสุ่ม จากนั้นจึงเลือก
	<i>่ ¹ย</i> าลัย	ดำเนินการเปลี่ยนค่าที่เหมาะสม
2016	Blaabjerg F.,	บทความนี้นำเสนอวิธีควบคุมแบบวิธีการควบคุมแบบ
	Bak Y.,	ทำนาย MPC สำหรับวงจรเรียงกระแสของเวียนนาที่ใช้
	Lee J.S. and	WTS กับ PMSG เมื่อพิจารณาเวกเตอร์แรงดันไฟฟ้าแปด
	Lee K.B.	ตัวที่เป็นไปได้ของวงจร เมื่อประสิทธิภาพของวิธี MPC
		เวกเตอร์แรงดันไฟฟ้าทีเหมาะสมสำหรับการลดค่า
		ระลอกของกระแสไฟฟ้า PMSG ดังนั้นประสิทธิภาพจึง
		เพิ่มขึ้น

ตารางที่ 2.3 งานวิจัยที่เกี่ยวข้องกับการควบคุมแบบทำนาย (ต่อ)

ปีที่ตีพิมพ์	คณะผู้วิจัย	สาระสำคัญของงานวิจัย
(ค.ศ.)		
2016	Al-Othman A.K.,	บทความนี้นำเสนอการควบคุมแบบทำนายสำหรับวงจร
	Alsharidah M.E.,	กรองกำลังแบบแอคทีฟในโหลดที่ไม่เชิงเส้นด้วยการใช้
	Ahmed N.A. and	แกนอ้างอิงแบบซิงโครนัส และการใช้ SVPWM โดยวิธีนี้
	Alajmi B.N.	จะทำให้ระบบที่มีฮาร์มอนิกที่เกิดจากวงจรไฟฟ้า
		อินเวอร์เตอร์มีค่าลดลงและทำให้ฮาร์มอ
		นิกของกระแสไฟฟ้าลดลงด้วย

2.5 สรุป

ปริทัศน์วรรณกรรมและงานวิจัยที่เกี่ยวข้องที่ได้นำเสนอในบทที่ 2 เป็นผลงานวิจัยที่มี ความสำคัญต่อวิทยานิพนธ์นี้เป็นอย่างยิ่งคือ ได้นำเอาแนวคิดเกี่ยวกับเครื่องกำเนิดไฟฟ้าซิงโครนัสที่มี การใช้แบบจำลองทางคณิตศาสตร์เพื่อปรับปรุงสมรรถนะของกระแสไฟฟ้าให้ดีขึ้น แนวคิดตัวสังเกต สถานะที่ประมาณค่าต่าง ๆ เช่น กระแสไฟฟ้า แรงดันไฟฟ้า และความเร็วโรเตอร์เป็นต้น และนำ กลับมาปรับปรุงแก้ไขเพื่อให้ค่าต่าง ๆ มีสมรรถนะดีขึ้น แนวคิดการควบคุมแบบทำนายซึ่งควบคุม สัญญาณพัลส์ของวงจรกรองแบบแอคทีฟเพื่อลดฮาร์มอนิกของกระแสไฟฟ้า ทั้งสามแนวคิดนี้ได้ นำมาใช้เป็นองค์ประกอบในการจัดทำวิทยานิพนธ์และยังเป็นการวิจัยที่สามารถนำไปต่อยอดได้ต่อไป ในอนาคต



บทที่ 3 ทฤษฎีบทที่เกี่ยวข้อง

3.1 บทนำ

ในปัจจุบันนี้ความต้องการใช้กำลังไฟฟ้าของผู้ใช้งานมีการเพิ่มขึ้นอย่างต่อเนื่อง จึงต้องผลิต ้กำลังไฟฟ้ามากขึ้น ดังนั้นพลังงานทดแทนจึงเป็นทางเลือกที่นำมาศึกษาในวิทยานิพนธ์นี้ ซึ่งพลังงาน ทดแทนมีหลายแบบ เช่น พลังงานลม พลั<mark>งงา</mark>นน้ำ พลังงานความร้อนใต้พิภพ พลังงานชีวมวล พลังงานชีวมวล พลังงานจากขยะ พลังงานแส<mark>งอ</mark>าทิตย์ เป็นต้น โดยวิทยานิพนธ์เล่มนี้จะศึกษาเกี่ยวกับ พลังงานลม พลังงานลมเป็นพลังงานหมุน<mark>เวียนชนิ</mark>ดหนึ่ง เมื่อพระอาทิตย์ส่องแสงลงมาบนพื้นโลก ้อากาศร้อนรอบ ๆ พื้นที่ที่ถูกส่องมาก็จะมี<mark>ม</mark>วลเบาบาง อุณหภูมิจะเริ่มสูงขึ้น อากาศที่ร้อนกว่าจะเริ่ม ้ลอยขึ้นสูง ยิ่งอุณหภูมิสูงมากการลอยตัวของอากาศก็จะมีความเร็วมากขึ้นตามไปด้วย เนื่องจาก ้ปริมาตรของอากาศร้อนเบากว่าอากา<mark>ศเย็นในปริมาตรท</mark>ี่เท่ากัน อนุภาคอากาศที่ร้อนมีเคลื่อนที่ได้เร็ว ้ความกดอากาศก็จะมีสูง อนุภาคของ<mark>อาก</mark>าศเย็นก็จะไหลลงต่ำ ดังนั้นเมื่ออากาศร้อนที่เบากว่าลอยตัว ้อย่างรวดเร็ว อากาศเย็นก็จะไหล<mark>อย่า</mark>งรวดเร็วเช่นกัน ไห<mark>ลม</mark>าแทนที่อากาศร้อนที่ลอยสูงขึ้น นั่นทำให้ อากาศไหลอย่างรวดเร็ว นั้นก็คือสาเหตุทำให้เกิดลม การใช้ประโยชน์จากพลังงานลมในรูปแบบของ ้กังหันลม เริ่มมาตั้งแต่ 1700 ปีก่อนคริสต์ศักราช มีการพัฒนาใช้ประโยชน์กังหันลมแบบแกนตั้ง (Vertical Axis) ในแคว้นเมโสโปเตเมีย และในประเทศจีน ต่อมาราว 400 ปีก่อนคริสต์ศักราช ชาว อียิปต์ได้เริ่มพัฒนากังหัน<mark>ลมแบบแกนนอน (Hor</mark>izontal Axis) และมีการพัฒนาต่อเนื่องแพร่หลายเข้า ้ไปในทวีปยุโรปในราวศต<mark>วรรษที่</mark> 7 การใช้ประโยชน์ในระยะแรก ๆ นี้เป็นการประยุกต์ใช้งานกลเป็น ้ส่วนใหญ่ การพัฒนาใช้ปร<mark>ะโยชน์ในลักษณะกังหันลมผลิตไฟฟ้า (</mark>Wind Turbine Generator) เพิ่งจะ ้ ขยายตัวในระหว่างปีคริสตศักร^{าช} 1930 - 1960 การค้นพบและการพัฒนาการใช้ประโยชน์จากน้ำมัน ซึ่งเป็นพลังงานที่ใช้สะดวกและราคาถูก ส่งผลกระทบต่อการพัฒนาด้านพลังงานลมอย่างสูง กล่าวคือ การพัฒนากังหันลมลดน้อยลงทั่วทุกภูมิภาคของโลกในช่วงที่น้ำมันราคายังต่ำอยู่ แต่หลังจาก ้ วิกฤติการณ์น้ำมันของโลกในปีพุทธศักราช 2516 ศูนย์วิจัยหลายแห่งทั่วโลกได้หันมาเร่งพัฒนาการใช้ ประโยชน์ จากพลังงานธรรมชาติ ซึ่งก็รวมทั้งการพัฒนาการใช้ประโยชน์จากพลังงานลมด้วย

3.2 กังหันลม (Wind Turbine)

ลมเป็นแหล่งพลังงานสะอาดชนิดหนึ่งที่หลากหลายประเทศมุ่งพัฒนาให้เกิดประโยชน์มาก ที่สุด เนื่องจากลมมีศักยภาพในการผลิตเป็นกระแสไฟฟ้าได้เป็นอย่างดี การนำลมมาใช้ประโยชน์ จะต้องอาศัยเครื่องจักรกลสำคัญ คือ กังหันลม ในการเปลี่ยนแปลงพลังงานจลน์จากการเคลื่อนที่ของ ลมเป็นพลังงานกลก่อนนำมาใช้ประโยชน์ ที่สำคัญของพลังงานลมเป็นพลังงานที่ไม่สามารถใช้หมด และกระบวนการผลิตกระแสไฟฟ้าจากกังหันลมจะไม่ปล่อยของเสียที่เป็นอันตรายต่อสภาพแวดล้อม แต่การใช้พลังงานลมเพื่อผลิตกระแสไฟฟ้าความเร็วลมจะต้องสม่ำเสมอ หรือความเร็วลมเฉลี่ยควรอยู่ ที่ประมาณ 6.4 – 7.0 เมตรต่อวินาที ที่ความสูงประมาณ 50 เมตร ถึงจะสามารถผลิตกระแสไฟฟ้าได้ ดี ภูมิประเทศที่มีความเร็วลมเหมาะสมได้แก่ บริเวณฝั่งทะเลแถบยุโรปเหนือ และช่องเขาในอเมริกา (สมาคมพลังงานทดแทนสู่ชุมชนแห่งประเทศไทย, 2560)



รูปที่ 3.1 การติดตั้งกังหันลมเพื่อผลิตกระแสไฟฟ้า (ที่มา : https://www.takieng.com/wp-content/uploads/2017/09/hornsea-project-two-1-715x400.jpg)

เนื่องจากประเทศไทยตั้งอยู่บนเส้นศูนย์สูตรดังนั้นลมที่เกี่ยวข้องกับภูมิภาคของประเทศไทย คือ ลมประจำปี ลมประจำฤดู และลมประจำเวลา แต่ลมประจำปี จะไม่สามารถนำมาใช้ประโยชน์ได้ มากนัก ลมประจำฤดูเป็นลมที่พัดตามฤดูกาลหรือเรียกว่า ลมมรสุม ซึ่งจะแบ่งเป็น 2 ช่วงคือ ลมมรสุม ฤดูร้อนพัดจากแนวทิศใต้และตะวันตกเฉียงใต้ซึ่งอยู่ในช่วง มิถุนายน - สิงหาคม ลมมรสุมฤดูหนาวพัด จากแนวทิศเหนือและตะวันออกเฉียงเหนือซึ่งอยู่ในช่วง อันวาคม - กุมภาพันธ์ และลมประจำเวลา เป็นลมที่เกิดขึ้นเนื่องจากการเปลี่ยนแปลงความกดอากาศระหว่าง 2 บริเวณในระยะเวลาสั้นๆ ได้แก่ ลมบก ลมภูเขา และลมหุบเขาบริเวณที่อยู่ตามชายฝั่งจะได้รับอิทธิพลของลมบก และลมทะเลสูงมาก จากภูมิประเทศของประเทศไทยทำ ให้ทราบว่าความเร็วลมเฉลี่ยของประเทศจะอยู่ในระดับกลางถึง ต่ำ ซึ่งมีความเร็วต่ำกว่า 4 - 5 เมตรต่อวินาทีดังแสดงดังรูปที่ 1.1 (สมาคมพลังงานทดแทน, 2560) พลังงานลม (E_{wind}) เป็นพลังงานจลน์ซึ่งเกิดจากการเคลื่อนที่ของวัตถุในอากาศหรือมวล

อากาศที่มีมวล (m) ที่ถูกทำให้เคลื่อนที่ด้วยความเร็ว (v) จนทำให้เกิดพลังงานจลน์

$$E_W = \frac{1}{2}mv^2 \tag{3.1}$$

ถ้าการเคลื่อนที่ของลมไปผ่านพื้นที่หน้าตัดใด ๆ (A) เราจะสามารถเขียนอัตราการไหลเชิง มวล (m) ต่อเวลา (t) ได้ดังนี้ว่า

$$m = \rho A v \tag{3.2}$$

เมื่อนำสมการที่ 3.2 มาแทนในสมการที่ 3.1 จะได้สมการของพลังงานจลน์ (*P_w*) ต่อเวลา (*t*) นั่นก็คือสมการของกำลังงานของลมนั่นเอง

$$P_W = \frac{1}{2}\rho A v^2 \tag{3.3}$$

โดยที่ ho คือความหนาแน่นของอากาศซึ่งมีค่าประมาณ 1.225 kg/m^3

เมื่อนำ C_p ค่าสัมประสิทธิ์กำลังคือตัวบ่งชี้ถึงสัดส่วนของกำลังงานที่กังหันลมสามารถ นำมาใช้ประโยชน์ได้โดยนำเข้ามาใช้กับสมการกำลังงานของลมจะได้ดังนี้

$$P_{W} = \frac{1}{2} \rho A C_{p}(\lambda, \beta) V_{W}^{3}$$
(3.4)

โดยที่ V_w คือ ความเร็วของลมมีหน่วยเป็น m/sA คือ พื้นที่หน้าตัดรอบ ๆ ของโรเตอร์ มีหน่วยเป็น m^2

เมื่อสัมประสิทธิ์การแปลงกำลังไฟฟ้าเป็นองค์ประกอบของสัดส่วนของความเร็วปลาย (tip – speed : λ) แล<mark>ะมุมข</mark>องใบกังหันลม (β) จะได้สมกา<mark>รดังนี้</mark>

$$\lambda = \frac{\omega_m R}{v}$$
(3.5)

จาก C_P ที่ใช้สำหรับการประมาณค่าของ λ และ eta สำหรับกังหันลมที่สามารถปรับ ความเร็วได้และแบบแปรผันจะคำนวณจากลักษณะคุณสมบัติของสมการกังหันลมจึงได้สมการ

$$C_{P}(\lambda,\beta) = C_{1}\left(\frac{C_{2}}{\lambda_{i}} - C_{3}\beta - C_{4}\right)e^{\frac{C_{5}}{\lambda_{i}}} + C_{6}\lambda$$
(3.6)

เนื่องจากฟังก์ชันนี้อาศัยรายละเอียดของโรเตอร์กังหันลมจึงทำให้ค่าสัมประสิทธิ์ C1 - C6 สามารถออกแบบกังหันลมได้แตกต่างกันโดยในวิทยานิพนธ์เล่มนี้จะใช้ค่าสัมประสิทธิ์ดังตารางที่ 3.1 และจะได้พารามิเตอร์ดังสมการที่ 3.7

$$\frac{1}{\lambda_i} = \frac{1}{\lambda_i + 0.08\beta} - \frac{0.035}{\beta^2 + 1}$$
(3.7)

ตารางที่ 3.1 ค่าสัมประสิทธิ์ของกังหันลม

ลำดับค่าสัมประสิทธิ์	ค่าสัมประสิทธิ์
C_1	0.5176
C_2	116
C_3	0.4
C_4	5
C_5	21
C_6	0.0068



รูปที่ 3.3 กราฟแสดงสมรรถนะของกังหันลม ($P_{\scriptscriptstyle m}-\omega_{\scriptscriptstyle m}$) ที่มีค่าสูงที่สุด

3.2.1 ประเภทของกังหันลม (Type of Wind Turbine)

กังหันลมในปัจจุบันจะแบ่งเป็น 2 ประเภทใหญ่ ๆ ตามแกนหมุนของกังหันลม คือ **กังหันแกนหมุนแนวตั้ง (Vertical Axis Wind Turbine)** กังหันลมชนิดนี้ เพลา แกนหมุนของใบพัดจะตั้งฉากกับพื้นราบ หรือตั้งฉากกับทิศทางการเคลื่อนที่ของลมมีหลายรูปแบบ ข้อดีที่สำคัญ คือ สามารถรับลมได้ทุกทิศทาง ซึ่งมีประโยชน์อย่างมากสำหรับบริเวณที่มีการเปลี่ยน ทิศทางลมบ่อย ๆ เครื่องกำเนิดไฟฟ้าและระบบเกียร์วางอยู่ใกล้พื้นดิน เพลาของกังหันลมสามารถขับ ต่อโดยตรงกับเกียร์ที่อยู่ที่พื้นดินทำให้บำรุงรักษาได้ง่าย ทำงานเงียบ เหมาะสำหรับติดตั้งในชุมชน ข้อเสีย คือ ติดตั้งในระดับพื้นดินซึ่งมีความเร็วลมต่ำ ทำให้ผลิตไฟฟ้าได้ลดลง นอกเหนือจากนี้ ค่า สัมประสิทธิ์กำลัง (*C*_P) ของกังหันลมต่ำกว่ากังหันลมแกนหมุนแนวนอน เนื่องจากใบพัดด้านหนึ่งเกิด แรงยก แต่อีกด้านเกิดแรงลากสวนทิศทางลม ชนิดที่นิยมมากที่สุด คือ กังหันลมแบบแดร์เรียส (Darrieus Vertical Axis Wind Turbine) และกังหันลมแบบซาโวเนียส (Savonius Wind Turbine) กังหันลมแบบแดร์เรียสเป็นที่รู้จักกันทั่วไปว่าเป็น เอกบีทเทอร์ (eggbeater) ถูกคิดค้นโดยจอร์จ แดร์ เรียส (Georges Darrieus) ในปี ค.ศ.1931 กังหันลมแบบแดร์เรียส หมุนด้วยความเร็วสูง แรงบิดต่ำ (เปรียบเทียบกับกังหันลมแกนหมุนแนวตั้งแบบอื่น ๆ เหมาะสำหรับการผลิตกระแสไฟฟ้าโดยทั่วไป การเริ่มต้นหมุนจำเป็นต้องมีเครื่องช่วยในการออกตัวของกังหันเพราะแรงบิดออกตัวของกังหันลมมีค่า ต่ำมาก กังหันลมแบบแดร์เรียสม์ใบพัดสองใบหมุนรอบเพลาแนวตั้ง โดยแรงที่ใช้ในการหมุนใช้แรงยก ทางอากาศพลศาสตร์

กังหันแกนหมุนแนวนอน (Horizontal Axis Wind Turbine) กังหันลมที่เพลา ใบพัดกังหันลมหลักและเครื่องกำเนิดไฟฟ้าอยู่ด้านบนสุดของเสา และขนานกับพื้นราบในแนวนอน หรือขนานกับทิศทางการเคลื่อนที่ของลม การทำงานแบ่งเป็น 2 ลักษณะ คือ ทำงานโดยหันหน้าให้ลม และหันหลังให้ลม การหมุนคอของกังหันลมขนาดเล็กจะหันหน้าเข้าหาลมโดยใช้หางเสือ กังหันขนาด ใหญ่ใช้เซ็นเซอร์วัดทิศทางลมร่วมกับเซอร์โวมอเตอร์ (servomotor) เพื่อขับเคลื่อนคอให้หันหน้าเข้า หาลม กังหันลมส่วนใหญ่มีกล่องเกียร์เพื่อช่วยเพิ่มความเร็วรอบของเพลาให้หมุนเร็วขึ้น เพื่อให้ เหมาะสมกับการขับเครื่องกำเนิดไฟฟ้า กังหันลมระดับเมกะวัตต์ที่มีขายในท้องตลาดเป็นแบบกังหัน ลมแกนหมุนแนวนอนทั้งสิ้น ซึ่งในวิทยานิพนธ์นี้จะใช้กังหันลมแกนหมุนแนวนอน ซึ่งโดยทั่วไปนิยม แบ่งประเภทของกังหันลมแกนหมุนแนวนอนนี้ได้ตามลักษณะของใบพัดดังนี้

แบบมุมใบพัดคงที่
 แบบปรับมุมใบพัดได้
 กยาสัยเทคโนโลยีสุรม



รูปที่ 3.4 กังหันลมแกนหมุนแนวตั้ง (ด้านซ้าย) กังหันลมแกนหมุนแนวนอน (ด้านขวา) (ที่มา: https://i1.wp.com/ienergyguru.com/wpcontent/uploads/2015/07/Darrieus_rotor 002.jpg?resize=773%2C1030&ssl=1)

3.3 เครื่องกำเนิดไฟฟ้<mark>าแบบซิงโครนัส (Synchronou</mark>s Electric Generator)

คืออุปกรณ์ที่แปลงพลังงานกลเป็นพลังงานไฟฟ้าให้ไหลผ่านขดลวดสนามแม่เหล็กจะไป กระตุ้นให้ขั้วแม่เหล็กไฟฟ้าในแกนโรเตอร์สร้างอำนาจแม่เหล็กไฟฟ้าขึ้น ซึ่งแม่เหล็กไฟฟ้าจากแกนโร เตอร์จะไปเหนี่ยวนำขดลวดอาร์เมเจอร์ในตัวสเตเตอร์ให้สร้างแรงดันไฟฟ้าขึ้นมา เมื่อมีการหมุนของ แกนโรเตอร์ก็ส่งผลให้แรงดันที่ได้จากขดลวดอาร์เมเจอร์มีลักษณะเป็นรูปคลื่นไซน์ (sine wave) และ การสร้างแรงดันไฟฟ้า 3 เฟสจากเครื่องกำเนิดไฟฟ้าซิงโครนัสนั้นจะต้องให้ขดลวดอาร์เมเจอร์ 3 ชุด วางในตัวสเตเตอร์ทำมุมต่างกัน 120 องศา ก็จะทำให้ได้แรงดันไฟฟ้ากระแสสลับจากขดลวดแต่ละชุด ที่มุมต่างกัน 120 องศา ดังรูปที่ 3.5



รูปที่ 3.5 การสร้างแรงดันไฟฟ้ากระแสสลับ 3 เฟส จากเครื่องกำเนิดไฟฟ้าซิงโครนัส (ที่มา : http://www.ecpe.nu.ac.th/piyadanai/content/47_02/c303304/303304/04_ Synch_Gen.doc)

การหาความถี่ของรูปคลื่นแรงดันไฟฟ้าที่ได้จากเครื่องกำเนิดไฟฟ้าซิงโครนัสจะมีค่าคงที่ ตลอดเวลาหาได้จาก

$$f = \frac{P_n}{120} \tag{3.8}$$

โดยที่ f คือ ความถี่ ($H_{\!Z}$)

- n คือ ความเร็วรอบโรเตอร์ (*rpm*)
- P คือ จำนวนขั้วแม่เหล็กในแกนโรเตอร์

วงจรสมมูลของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าซิงโครนัส ถ้านำมาต่อโหลดพบว่าจะเกิดแรงดันตก เนื่องจาก

- · ค่าความต้านทานของขดลวดอาร์เมเจอร์ ($R_{_{A}}$)
- · อาร์เมเจอร์ลีกเกจรีแอคแตนซ์ (X_L)
- อาร์เมเจอร์รีแอคแตนซ์ ($X_{\scriptscriptstyle A}$)

และสามารถเขียนรูปวงจรสมมูลได้ดังนี้



รูปที่ 3.6 วงจรสมมูลของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าซิงโครนัส (ที่มา : http://www.ecpe.nu.ac.th/piyadanai/content/47_02/c303304/303304/04_ Synch_Gen.doc)

- โดยที่ X_s คือ รีแอคแตนซ์ซิงโครนัส เมาคโนโลยีลิ
 - $X_{\scriptscriptstyle S} = X_{\scriptscriptstyle L} + X_{\scriptscriptstyle A}$
 - Z_s คือ อิมพิแดนซ์ซิงโครนัส
 - $Z_{S} = R_{A} + jX_{S}$

การหาค่า Z_s เป็นค่าที่อยู่ใกล้ในแกนจินตภาพ จึงไม่สามารถใช้มิเตอร์วัดค่าความต้านทาน ได้จึงทำการหาค่า Z_s วิธีทดสอบเครื่องกำเนิดไฟฟ้าในสภาวะเปิดวงจรและทดสอบในภาวะลัดวงจร ซึ่งทำการทดสอบแสดงรูป 3.7



เมื่อทำการทดสอบดังข้างต้นและพล็อตกราฟจะได้ความสัมพันธ์ I_f กับ E_{goc} และ I_f กับ I_{sc} ในรูปกราฟเดียวกัน จะแสดงในรูปที่ 3.8



รูปที่ 3.8 ความสัมพันธ์ที่ได้จากการทดสอบเปิดวงจรและลัดวงจร (ที่มา : http://www.ecpe.nu.ac.th/piyadanai/content/47_02/c303304/303304/04 Synch_Gen.doc)

จากรูปที่ 3.8 จะสามารถหาค่า Z_s ได้จากความสัมพันธ์

$$Z_s = \frac{E_{GOC}}{I_{sc}}$$
(3.9)

โดยที่ I_f คือ ค่าคงที่ค่าหนึ่ง

โดยปกติแล้วจะหาค่า Z_s ที่ค่า I_f ขณะที่แรงดันไฟฟ้า E_{goc} เท่ากับแรงดันพิกัดขั้วของ เครื่องกำเนิดไฟฟ้า (V_t) จะได้ความสัมพันธ์ดังนี้

$$Z_S = \frac{V_T}{I_{ASC}} \tag{3.10}$$

โดยที่ I_{ASC} คือ กระแสอาร์เมเจอร์ที่ถูกลัดวงจรที่ค่าแรงดันพิกัดของเครื่องกำเนิดไฟฟ้า

การเกิดกำลังสูญเสียของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าซิงโครนัสจะมีสาเหตุดังนี้

- ความเสียดทานต่อการหมุน
- กำลังสูญเสียในแกนเหล็ก
- กำลังสูญเสียในขดลวดอาร์เมเจอร์และขดลวดสนาม
- ฟลักแม่เหล็กสูญหาย

โดยค่าประสิทธิภาพหาได้จากสมการดังนี้

$$\eta = \frac{P_{out}}{P_{in}} \times 100 \tag{3.10.1}$$

$$\eta = \frac{P_{out}}{P_{out} + P_{loss}} \times 100\%$$
(3.10.2)

$$\eta = \frac{KVA \times PF}{KVA \times PF + total \ loss} \times 100\%$$
(3.10.3)

โดยที่

- η คือ ประสิทธิภาพ [%]
- KVA คือ โหลดของเครื่องกำ<mark>เนิด</mark>ไฟฟ้า
- PF คือ ตัวประกอบของโหลด
- Pout คือ กำลังไฟฟ้าเอ<mark>าต์พุตของเครื่องกำเนิดไฟฟ้า</mark>
- P_{loss} คือ กำลังไฟฟ้า<mark>สูญ</mark>เสีย<mark>ของเครื่องกำเน</mark>ิดไฟฟ้า
- P_{in} คือ กำลังไฟฟ้า<mark>อินพุต</mark>ของเครื่องกำเนิดไฟฟ้า

3.4 เครื่องกำเนิดไฟฟ้าแบบซิ่งโครนัสแม่เหล็กถาวร (Permanent Magnet Synchronous Generator : PMSG)

เครื่องกำเนิดไฟฟ้าแบบซิ่งโครนัสแม่เหล็กถาวรเป็นเครื่องกำเนิดไฟฟ้าที่มีการหมุนของ สเตเตอร์แบบสามเฟสซึ่งจะคล้ายกับมอเตอร์เหนี่ยวนำที่โรเตอร์มีแม่เหล็กถาวรติดอยู่บนพื้นผิวดัง แสดงในรูปที่ 3.9



รูปที่ 3.9 โครงสร้างขอ<mark>งเครื่</mark>องกำเนิด<mark>ไฟ</mark>ฟ้าแบบซิงโครนัสแม่เหล็กถาวร (ที่มา : PMSM Vector Control, 2008)

เครื่องกำเนิดไฟฟ้าแบบซิงโครนัสแม่เหล็กถาวรจะมีลักษณะคล้ายกับมอเตอร์เหนี่ยวนำที่มี สนามแม่เหล็ก ช่องว่างอากาศจะถูกสร้างขึ้นมาโดยสนามแม่เหล็กถาวรดังนั้นสนามแม่เหล็กของโร เตอร์จึงคงที่ เครื่องกำเนิดไฟฟ้าชนิดนี้มีข้อดีหลายประการในการออกแบบควบคุมต่าง ๆ และการใช้ แม่เหล็กถาวรเพื่อสร้างช่องว่างของสนามแม่เหล็กทำให้สามารถออกแบบเครื่องกำเนิดไฟฟ้าได้มี ประสิทธิภาพที่สูงขึ้น ดังนั้นสมการของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าชนิดนี้จะเป็นแบบสมมาตรสามเฟสกับ ขดลวดที่มีการกระจายแบบรูปคลื่นไซน์ (sine wave) และสมการแรงดันไฟฟ้าขณะใดขณะหนึ่งของส เตเตอร์ (instantaneous form) สามารถแสดงได้ดังนี้ (PMSM Vector Control, 2008)

$$U_{SA} = R_S I_{SA} + \frac{d}{dt} \psi_{SA}$$
(3.11)

1.16

$$U_{SB} = R_S I_{SB} + \frac{d}{dt} \psi_{SB}$$
(3.12)

$$U_{SC} = R_S I_{SC} + \frac{d}{dt} \psi_{SC}$$
(3.13)

โดยที่ค่า U_{SA}, U_{SB} และ U_{SC} คือแรงดันไฟฟ้าขณะใดขณะหนึ่งของสเตเตอร์อย่างฉับพลัน ที่เชื่อมโยงกับเฟสa, b และ c ตามลำดับ I_{SA}, I_{SB} และ I_{SC} คือกระแสไฟฟ้าขณะใดขณะหนึ่งของสเตเตอร์ที่เชื่อมโยงกับ เฟสa, b และ c ตามลำดับ
$\psi_{\scriptscriptstyle SA}\,,\,\psi_{\scriptscriptstyle SB}$ และ $\psi_{\scriptscriptstyle SC}$ คือค่าฟลักซ์ขณะใดขณะหนึ่งของสเตเตอร์ที่เชื่อมโยงกับเฟส $a\,,\,b\,$ และ $c\,$ ตามลำดับ

เนื่องจากมีสมการแรงดันไฟฟ้าขณะใดขณะหนึ่งจำนวนมากในเฟส a, b และ c (สมการที่ 3.11 – 3.13) ทำให้ยากต่อการใช้งานหรือการคำนวณจึงทำให้เกิดการประยุกต์การใช้งาน โดยการ เขียนสมการฉับพลันในแกน α และ β ทำให้สมการของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าแบบซิงโครนัสแม่เหล็ก ถาวรสามารถแสดงเป็น

$$U_{S\alpha} = \mathbf{R}_{S} i_{S\alpha} + \frac{d}{dt} \psi_{S}$$
(3.14)

$$U_{s\beta} = R_{s\beta} i_{s\beta} + \frac{d}{dt} \psi_s \tag{3.15}$$

$$\psi_{S\alpha} = L_S i_{S\alpha} + \psi_m \cos \theta_r \tag{3.16}$$

$$\psi_{S\beta} = L_S i_{S\beta} + \psi_m \cos \theta_r \tag{3.17}$$

$$\frac{d\omega}{dt} = \frac{P}{J} \left[\frac{3}{2} P \left(\psi_{s\alpha} i_{s\beta} - \psi_{s\beta} i_{s\alpha} \right) - T_L \right]$$
(3.18)

จากเฟรมอ้างอิงคงที่ (reference frame) อยู่กับสเตเตอร์จะมีรูปแบบสมการแรงดัน สเปสเวกเตอร์ที่สามารถกำหนดเฟรมอ้างอิงที่หมุนด้วยความเร็ว ω_s ถ้ามีการใช้เฟรมอ้างอิงทั่วไปกับ การหมุนสร้างพื้นที่สี่เหลี่ยมในแกน x และ y ที่ความเร็ว $\omega_s = \deg/dt$ ตามที่ปรากฏในรูปที่ 3.10



รูปที่ 3.10 เฟรมอ้างอิงทั่วไปในแกน
$$lpha, eta$$

(ที่มา : http://cache.freescale.com/files/microcontrollers/doc/ref_manual/DRM099.pdf)

โดยที่ θ_{g} คือ มุมระหว่างแกนตรงของเฟรมอ้างอิง (α) ที่ร่วมกับสเตเตอร์และแกน x ของ เฟรมอ้างอิงทั่วไปและในสมการที่ 3.19 จะกำหนดลักษณะคุณสมบัติของกระแสสเตเตอร์สเปสเวก เตอร์ในเฟรมอ้างอิง

$$\overline{i}_{sg} = \overline{i}_{s} e^{-j\theta_{g}} = i_{sx} + ji_{sy}$$
(3.19)

สมการแบบจำลองแรงดันในเฟรมอ้างอิงทั่วไปจะแสดงโดยใช้การเปลี่ยนแปลงที่นำเสนอด้วย ปริมาณจากกรอบอ้างอิงหนึ่งไปสู่กรอบอ้างอิงทั่วไป แบบจำลองเครื่องกำเนิดไฟฟ้าแบบซิงโครนัส แม่เหล็กถาวรที่ใช้ถูกเป็นประจำในการคำนวณการควบคุมเวกเตอร์ การควบคุมเวกเตอร์คือการทำให้ แผนการควบคุมเกิดความบกพร่องน้อยที่สุดหรือกล่าวได้ว่าเกิดความยอดเยี่ยมที่สุดซึ่งจะคล้ายกับการ ควบคุมเครื่องจักรกลดีซี เฟรมอ้างอิงอาจอยู่ที่เดียวกับฟลักซ์สเตเตอร์ที่เชื่อมต่อกับสเปสเวกเตอร์ซึ่ง เป็นเวกเตอร์ปริภูมิของฟลักซ์โรเตอร์หรือสเปสเวกเตอร์สนาม โดยที่เค้าโครงของเฟรมคือเฟรมอ้างอิง ที่เกี่ยวข้องกับฟลักซ์ของโรเตอร์ที่เชื่อมต่อกับแกน d และแกน q

$$U_{sd} = R_s i_{sd} + \frac{d}{dt} \psi_{sd} - \omega_F \psi_{sq}$$
(3.20)

$$U_{sq} = R_s i_{sq} + \frac{d}{dt} \psi_{sq} - \omega_F \psi_{sd}$$
(3.21)

$$\psi_{sd} = L_s i_{sd} + \psi_M \tag{3.22}$$

$$\psi_{sq} = L_s i_{sq} \tag{3.23}$$

$$\frac{d\omega}{dt} = \frac{P}{J} P(\psi_{sd} \,\mathbf{i}_{sq} - \psi_{sq} \,\mathbf{i}_{sd}) - T_L \tag{3.24}$$

จากสมการที่ 3.14 - 3.16 จะสามารถเขียนสมการตามช่วงเวลาต่อเนื่องของแบบจำลองเครื่องกำเนิด ไฟฟ้าซิงโครนัสแม่เหล็กถาวรได้ดังนี้

$$\frac{d}{dt}\begin{bmatrix} i_{s\alpha} \\ i_{s\beta} \\ e_{s\alpha} \\ e_{s\beta} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -\frac{R_s}{L_s} & 0 & -\frac{1}{L_s} & 0 \\ 0 & -\frac{R_s}{L_s} & 0 & -\frac{1}{L_s} \\ 0 & 0 & 0 & -\omega_{el} \\ 0 & 0 & -\omega_{el} & 0 \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} i_{s\alpha} \\ i_{s\beta} \\ e_{s\alpha} \\ e_{s\beta} \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} \frac{1}{L_s} & 0 \\ 0 & \frac{1}{L_s} \\ 0 & 0 \\ 0 & 0 \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} \mu_{s\alpha} \\ \mu_{s\beta} \end{bmatrix}$$
(3.25)

สมการที่เป็นพื้นฐานของแบบจำลองเครื่องกำเนิดไฟฟ้าแบบซิงโครนัสแม่ดหล็กถาวร(PMSG) คือ สมการเชิงกลดังนี้

$$T_m - T_e = j \frac{d\omega_m}{dt}$$
(3.26)

3.5 วงจรไฟฟ้า (Electric Circuit)

ในงานวิจัยนี้จะมีการใช้งานทั้งหมด 3 วงจรคือ วงจรเรียงกระแสสามเฟสแบบเต็มคลื่น (Three -phase full wave Rectifier) วงจรทวีแรงดัน (Boost Converter) และวงจรอินเวอร์เตอร์ (Inverter) ตามลำดับ มีภาพรวมวงจรดังรูปที่ 3.11



รูปที่ 3.11 ภาพรวมว<mark>งจรไ</mark>ฟฟ้า

3.5.1 วงจรเรียงกระแสสามเฟสแบบเต็มคลื่น (Three phase full wave rectifier) วงจรเรียงกระแสสามเฟสแบบเต็มคลื่นแบบบริดจ์จะประกอบด้วย 6 ไดโอดและตัว เก็บประจุ 1 ตัวทำหน้าที่กรองสัญญาณเอาต์พุตให้เรียบขึ้น ตัวเก็บประจุจะมีการออกแบบเพื่อให้ สามารถใช้งานได้อย่างมีประสิทธิภาพโดยจะใช้สมการดังนี้

$$C = \frac{1}{4fR} \times \left(1 + \frac{1}{\sqrt{2}RF}\right)$$
(3.27)

100

- โดยที่ f คือ ความถี่ (H_Z)
 - R คือ ค่าความต้านทาน (Ω)
 - *RF* คือ ตัวประกอบระลอกคลื่น (%)



รูปที่ 3.12 วงจรเ<mark>รียงกระ</mark>แสสามเฟสแบบเต็มคลื่น



รูปที่ 3.13 แรงดันไฟฟ้าดีซีจากวงจรเรียงกระแสสามเฟสแบบเต็มคลื่น (ไม่มีตัวเก็บประจุที่เอาท์พุต) (ที่มา : https://en.wikipedia.org/wiki/Rectifier)



รูปที่ 3.13.1 พาร<mark>า</mark>มิเตอร์ข<mark>อ</mark>งวงจรไฟฟ้าเรียงกระแส (ที่มา : http://www.g-tech.ac.th/vdo/ELECTRICdoc.pdf)

3.5.1.1 วงจรเรียงกระแสมีหม้อแปลงแทปกลาง (Full-Wave Rectifier with Tapping Transformer)

วงจรนี้แสดงในรูปที่ 3.13.2 จะได้ไดโอด 2 ตัว และหม้อแปลงแทปกลาง 1 ตัว หม้อ แปลง นี้จะต้องมีแรงดันด้านทุติยภูมิเท่ากัน (V_{AC} = V_{BC}) ไดโอด D₁ จะทางานเมื่อ V_{AC} อยู่ในครึ่ง ไซเกิลมาก และไดโอด D₂ จะทางานเมื่อ V_{BC} อยู่ในครึ่งไซเกิลบวก ทำให้แรงดันเอาต์พุตที่ ได้มาจาก ไดโอด 2 ตัวเรียงกัน จึงมีรูปคลื่นเป็นแบบเต็มคลื่น และค่า V_{DC} ของวงจรเต็มคลื่น จะมีค่าสูงกว่าแบบ ครึ่งคลื่นเป็น 2 เท่า (V_{DC} เต็มคลื่น = 2V_{DC} ครึ่งคลื่น)



รูปที่ 3.13.2 วงจรเรียงกระแสที่มีหม้อแปลงแทปกลาง (ที่มา : http://www.g-tech.ac.th/vdo/ELECTRICdoc.pdf) 3.5.1.2 วงจรเรียงกระแสแบบบริดจ์ (Full-Wave Bridge Rectifier)

วงจรเรียงกระแสแบบบริดจ์ จะไม่ต้องใช้หม้อแปลงแทปกลาง ซึ่งมีข้อดีมากกว่า เพราะหม้อแปลงแทปกลางจะมีขนาดใหญ่และน้ำหนักมากกว่าหม้อแปลงที่ไม่มีแทปกลาง เพราะว่ามี ขดลวดมากกว่า ดังนั้นการใช้วงจรบริดจ์ (Bridge Rectifier)จะลดค่าใช้จ่ายและ ลดขนาดของวงจรได้ มากกว่า วงจรบริดจ์ แสดงในรูปที่ 3.13.3 ซึ่งประกอบด้วย ไดโอดเรียงกระแส 4 ตัว เอาต์พุตของมัน จึงเกิดจากการทางานไดโอด ครั้งละ 2 ตัว สลับกันทุกครึ่งไซเคิล



รูปที่ 3.13.3 วงจรเรียงกระแสแบบบริดจ์ (ที่มา : http://www.g-tech.ac.th/vdo/ELECTRICdoc.pdf)

การทำงานของวงจรเรียงกระแสแบบบริดจ์ดังรูปที่ 3.13.4

เมื่อ D₁ และD₂ นำกระแส (D₁₋₂ on) ในช่วงครึ่งไซเคิลบวก (+) ของแรงดันอินพุต จะได้ รูปคลื่นเอาต์พุต เป็นครึ่งคลื่นในส่วนที่ 2

เมื่อ D3 และ D4 นากระแส (D34 on) ไดโอด D1 และD2 จะไม่นำกระแส (OFF) กระแสจะ ไหลผ่านไปที่โหลดในทิศทางเดิม ทำให้ได้เอาต์พุตครึ่งคลื่นในช่วงที่ 2 ของไซเคิลลบ



รูปที่ 3.13.4 การทำงานขอ<mark>งว</mark>งจรเรียงกระแสแบบบริดจ์ (ที่มา : http://www.g-tech.ac.th/vdo/ELECTRICdoc.pdf) การคำนวณค่าแรงดันเอาต์พุตของวงจ<mark>รเรี</mark>ยงกระแสเต็มคลื่นหาได้ตามสมการด้านล่างนี้

$$V_{DC} = V_{AVE} = \frac{2V_p}{\pi} = 0.636V_p$$

 $V_{DC} = V_{AVE} = 0.9V_{RMS}$ (3.27.1)

3.5.1.3 วงจรกระแสเต็มคลื่นและวงจรกรองด้วยตัวเก็บประจุ (Full wave rectifier and Capacitor filter circuit)

เมื่อต่อตัวเก็บประจุ (Capacitor) ที่เอาต์พุตเพื่อกรองให้รูปคลื่นเอาต์พุตที่เรียงและ มีกระแสไหลผ่านโหลดอย่างต่อเนื่อง ต่อวงจรได้ดังรูปที่ 3.13.5 จะเห็นว่าคลื่นเอาต์พุตกระแสตรงของ วงจรจะเรียบมากขึ้น ใกล้เคียงกับเส้นตรง ซึ่งเป็นข้อดีเพราะวิธีนี้จะทำให้ค่าแรงดันริปเปิล (Ripple Voltage) ที่เอาต์พุตลดลง (แหล่งจ่ายไฟฟ้ากระแสตรงที่ดีนั้น ต้องไม่มีค่าแรงดันริปเปิล : V_{ripple} = 0) โดยทั่วไปค่าตัวเก็บประจุนี้จะต้องมีค่าสูงมากว่า 100 µF จึงสามารถทำให้ เอาต์พุตกระแสตรงเรียง เป็นเส้นตรงได้ แต่ก็ต้องเลือกตัวเก็บประจุ ที่ทนแรงดันใช้งานได้สูงกว่าค่าแรงดันสูงสุด (V_P) อีกด้วย

จากวงจรกรองแรงดันไฟฟ้าตัวเก็บประจุ ทำหน้าที่เก็บประจุไฟฟ้าเข้าไว้ในช่วงเวลาใด เวลาหนึ่งที่ไดโอดนำกระแสไฟฟ้า และทำหน้าที่คายประจุออกผ่านทางตัวต้านทานโหลดในช่วงเวลาที่ ไดโอดไม่นำกระแส ถ้าเราสมมุตว่าความต้านทานขณะไบอัสตรงด้านหน้าตัวต้านทานของไดโอดมีค่า ต่ำมากๆ รูปคลื่นของกระแสไดโอด ในสถานะอยู่ตัวเป็นดังรูปที่ 3.13.4 กล่าวคือเวลาที่ 0 แรงดันไฟฟ้าอินพุตของแหล่งจ่ายไฟฟ้ากระแสสลับมีค่าเป็น 0 แต่แรงดันตกคร่อมเอาต์พุตซึ่งเท่ากับ แรงดันไฟฟ้าอินพุตของแหล่งจ่ายไฟฟ้ากระแสสลับมีค่าเป็น 0 แต่แรงดันตกคร่อมเอาต์พุตซึ่งเท่ากับ แรงดันไปฟ้าอินพุตอยู่เล็กน้อย ทำให้ไดโอดรับไบอัสตรงและนำกระแสไฟฟ้าได้ตอนนี้ความชัน ของเส้นโค้งจะมีการเปลี่ยนแปลงอย่างทันทีทันใด ส่งผลให้กระแสที่ผ่านตัวเก็บประจุและกระแสที่ผ่าน ไดโอด เกิดเปลี่ยนแปลงทันทีทันใดตามไปด้วย อย่างไรก็ตามกระแสไดโอดค่อยๆ ลดลงจนเป็นศูนย์ที่ เวลาคัทเอาต์ (Cut out time) หลังจากนั้นแรงดันไฟฟ้าอินพุตลดลงต่ำกว่าแรงดันไฟฟ้าเอาต์พุต เล็กน้อย ทำให้ไดโอดได้รับไบอัสกลับ หยุดนำกระแส ส่วนตัวเก็บประจุเริ่มคายประจุผ่านตัวต้านทาน และอยู่ในสภาวะเช่นนี้ไปเรื่อยๆจนเริ่มรอบใหม่ที่คาบเวลาต่อไปและแรงดันไฟฟ้าเอาต์พุตจะราบเรียบ กว่าตอนที่ไม่มีวงจรกรองแรงดันไฟฟ้า



รูปที่ 3.13.5 วงจรเรียงกร<mark>ะแสเต็มคลื่นและวงจ</mark>รกรองด้วยตัวเก็บประจุ (ที่มา : http://www.g-tech.ac.th/vdo/ELECTRICdoc.pdf)

3.5.1.4 แรงดันริปเปิล (Ripple Voltage)

แรงดันริปเปิล คือ คลื่นของแรงดันไฟฟ้ากระแสสลับที่ปะปนออกมายังรูปคลื่น เอาต์พุตของวงจรเรียงกระแส เป็นคลื่นแรงดันที่ไม่เรียบ (ซึ่งในการแปลงแรงดันไฟฟ้ากระแสสลับเป็น ไฟตรง ไม่ต้องการหรือต้องการให้มีคลื่นนี้น้อยที่สุด) ดังนั้นแรงดันริปเปิลจึงควรถูกขจัดออกไป จาก เอาต์พุตของวงจรเรียงกระแส วิธีการขจัดทาได้โดยการใช้ตัวเก็บประจุ กรองให้เรียบนั่นเอง รูปคลื่น แรงดันริปเปิลและค่าของมันในวงจรแบบครึ่งคลื่น จะมีมากกว่าวงจรเต็มคลื่น ดังแสดงเปรียบเทียบไว้ ในรูปที่ 3.13.6



รูปที่ 3.13.6 แรงดันริปเปิลของการเรียงกระแสครึ่งคลื่นและเต็มคลื่น (ที่มา : http://www.g-tech.ac.th/vdo/ELECTRICdoc.pdf)

และสมการการหาแรงดั<mark>นริปเ</mark>ปิลเ<mark>ป็นไปดังสมการต่อไปนี้</mark>

$$V_{R(p-p)} = 2V_p - V_{AVE}$$

(3.27.2)

เมื่อ

	$V_{R(p-p)} = 2V_p - V_{AVE}$	2
V _{R(p-p)}	คอ แรงดนรบเบล (P-P)	
VP	คือ ค่าแรงดันเอาต์พุตสูงสุด	
V _{AVF}	คือ ค่าแรงดันเฉลี่ยที่โหลด (แรงดันไฟฟ้ากระแสตรง)	

3.5.2 วงจรทวีแรงดันไฟฟ้า (Boost Converter)

วงจรทวีแรงดันไฟฟ้าเป็นวงจรที่ใช้สำหรับการแปลงแรงดันไฟฟ้าด้านเอาต์พุตให้มีค่า มากกว่าแรงดันด้านอินพุตที่ป้อนเข้ามาในวงจร วงจรในงานวิจัยนี้จะใช้ไอจีบีที (IGBT) ทำหน้าที่แทน สวิตช์โดยจะมีเครื่องกำเนิดสัญญาณเพื่อควบคุมไอจีบีที โดยจะมีการออกแบบให้แรงดันเอาต์พุตให้ได้ แรงดันตามที่ระบบต้องการ ดังนั้นจึงใช้สมการต่อไปนี้

$$K = 1 - \frac{V_s}{V_a} \tag{3.28}$$

$$C = \frac{I_a \left(V_a - V_s \right)}{\Delta V \times V_a} \tag{3.29}$$

$$L = \frac{V_s \left(V_a - V_s \right)}{\Delta I \times V_a} \tag{3.30}$$

- โดยที่ *K* คือ ค่า Duty Cycle (<mark>%</mark>)
 - V_{j} คือ แรงดันไฟฟ้าด้<mark>าน</mark>อินพุต (V)
 - V_a คือ แรงดันไฟฟ้<mark>า</mark>ด้ำนเอาต์พุต (V)
 - I_a คือ กระแสไฟฟ้าเฉลี่ยด้านเอาต์พุต (A)
 - ∆I คือ ค่ากร<mark>ะแส</mark>ไฟฟ้ากระเพื่อม (Ripple Current) ที่ไหลผ่านตัวเหนี่ยวนำ (A)
 - ΔV คือ ค่าแรงดันไฟฟ้ากระเพื่อม (Ripple Voltage) ทางด้านเอาต์พุต (V)



รูปที่ 3.14 วงจรทวีแรงดันไฟฟ้า

ทฤษฎีวงจรบูสต์คอนเวอร์เตอร์ (Boost Converter) เป็นวงจรที่ใช้สาหรับการ แปลงแรงดันไฟฟ้าทางด้านเอาต์พุต (Output)ให้มีค่ามากกว่าแรงดันทางด้านอินพุต (Input)ที่ ป้อนเข้ามาในวงจรหรือเรียกอีกอย่างหนึ่งว่าวงจรทบระดับ (Step-up Converter) วงจรบูสต์คอน เวอร์เตอร์จะใช้มอสเฟสกาลัง (MOSFET) หรือไอจีบีที (IGBT)



รูปที่ 3.<mark>14.</mark>1 ทฤษฎีว<mark>งจร</mark>ทวีแรงดันไฟฟ้า (ที่มา : http://dspac<mark>e.s</mark>pu.ac.th/bitstream/123456789/4767/10.pdf)

จากรูปที่ 3.14.1 เราสามารถพิ<mark>จ</mark>ารณาการทำงานของวงจรทวี<mark>แ</mark>รงดัน (Boost Converter) ในแต่ละ โหมดการทำงาน (Mode) สามารถแบ่งการทำงานตามการ ปิด-เปิด ของสวิตช์ได้ดังนี้

โหมดที่ 1 เมื่อสวิตซ์เปิด (Mode 1 Switch On)



รูปที่ 3.14.2 ทฤษฎีวงจรสมมูลทวีแรงดันไฟฟ้าขณะสวิตซ์เปิด (ที่มา : http://dspace.spu.ac.th/bitstream/123456789/4767/10.pdf) จากรูปที่ 3.14.2 ได้นำเสนอวงจรการทำงานของวงจรทวีแรงดันในสภาวะสวิตซ์เปิด (Switch On) พลังงานไฟฟ้าจากแหล่งจ่ายไฟฟ้า (V_s) จะจ่ายให้ไปสะสมอยู่ในตัวเหนี่ยวนำ ในระยะเวลาหนึ่งใน ช่วงเวลาที่สวิตซ์เปิด อยู่โดยแรงดันไฟฟ้าที่ตัวเหนี่ยวนำจะมีค่าเท่ากับแรงดันไฟฟ้าที่แหล่งจ่าย (V_s) ตามกฎแรงดันไฟฟ้าของเคอร์ชอฟ

โหมดที่ 2 เมื่อสวิตซ์ปิด (Mode 2 Switch Off)



รูปที่ 3.14.<mark>3 ทฤ</mark>ษฎีวงจรสมมูลทวีแรงดันไฟฟ้าขณะสวิตซ์ปิด (ที่มา : http://dspace.spu.ac.th/bitstream/123456789/4767/10.pdf)

การทำงานในโหมดนี้ ซึ่งแสดงในภาพที่ 3.14.3 พลังงานไฟฟ้าจากแหล่งจ่ายไฟฟ้า (V_s) และพลังงาน ไฟฟ้าที่สะสมอยู่ในตัวเหนี่ยวนำจะถูกส่งมาให้ยังโหลดโดยพลังงานไฟฟ้าที่ได้รับจากตัวเหนี่ยวนาเกิด จากการคายพลังงานไฟฟ้าของตัวเหนี่ยวนาหลังจากที่ได้สะสมพลังงานไว้ในช่วงเวลาที่ทำงานในโหมด สวิตช์เปิด (Mode Switch On) และจากการที่โหลดได้รับพลังงานไฟฟ้าที่แหล่งจ่ายและการคาย พลังงานของตัวเหนี่ยวนำนี้เองส่งผลต่อแรงดันไฟฟ้าทางด้านเอาต์ พุต(Output) มีค่าสูงกว่า แรงดันไฟฟ้าทางด้านอินพุต (Input) จากการทำงานของวงจรทั้ง 2 โหมดนี้ทำให้เห็นได้ชัดว่าวงจรทวี แรงดันไฟฟ้า (Boost Converter) จะมีการจ่ายพลังงานไฟฟ้าให้กับโหลดอยู่ตลอดเวลาถึงแม้ว่าจะมี บางส่วนที่สวิตซ์ที่ไม่ได้ทำงานก็ตามและจากความสัมพันธ์ของการทำงานของวงจรทวีแรงดันไฟฟ้า (Boost Converter) ทั้ง 2 โหมดนี้ เราสามารถหาค่าแรงดันไฟฟ้าขาออกได้จากสมการดังนี้

$$V_a = \frac{V_s}{1-D} \tag{3.30.1}$$

โดยที่

- Vs คือ แรงดันไฟฟ้าของแหล่งจ่ายไฟฟ้ากระแสตรง
- D คือ ดิวตี้ไซเคิล (Duty Cycle)
- V_a คือ แรงดันเอาต์พุต

การหาค่าความเหนี่ยวนำที่เล็กที่สุดของวงจรทวีแรงดันไฟฟ้า สมมุติว่าการสูญเสียภายในทวี แรงดันไฟฟ้า มีค่าเท่ากับศูนย์ กำลังไฟฟ้าที่ออกจากแหล่งจ่ายกำลังไฟฟ้ากระแสตรงจะเท่ากับ กำลังไฟฟ้าที่โหลดได้

$$P_{s} = P_{o} \frac{V_{o}^{2}}{R}$$

$$P_{s} = V_{s}L_{s}$$

$$V_{s}L_{s} = \frac{V_{o}^{2}}{R}$$

$$V_{a} = \frac{V_{s}}{1-D}$$

$$V_{s}L_{s} = \frac{\left(\frac{V_{s}}{1-D}\right)^{2}}{R}$$

$$I_{L} = \frac{V_{s}}{(1-D)^{2}R}$$
(3.30.2)

กระแสไฟฟ้าที่ไหลผ่านตัวเหนี่ยวนำสูงสุดและต่ำสุดหาได้จากค่าเฉลี่ยและการเปลี่ยนแปลงของ กระแสไฟฟ้าในช่วงที่สวิตซ์นำกร<mark>ะแส</mark>

$$\Delta i_{L(on)} = \frac{V_s DT}{L}$$

$$I_{Lmax} = i_L + \frac{\Delta i_L}{2}$$

$$I_{Lmax} = \frac{V_s}{(1-D)^2 R} + \frac{V_s DT}{2T}$$
(3.30.3)

$$I_{Lmin} = \frac{V_s}{(1-D)^2 R} + \frac{V_s DT}{2L}$$

สมมติให้กระแสไฟฟ้าที่ไหลผ่านตัวเหนี่ยวนำเป็นแบบต่อเนื่องและมีค่าเป็นบวก ดังนั้นจะหาค่าตัว เหนี่ยวนำที่เล็กสุดที่ทำให้วงจรทวีแรงดันไฟฟ้าทำงานได้ในขอบเขตระหว่างโหมดกระแสไฟฟ้าที่ไหล ผ่านตัวเหนี่ยวนำแบบต่อเนื่องดังสมการต่อไปนี้

$$I_{Lmin} = \frac{V_s}{(1-D)^2 R} + \frac{V_s DT}{2L}$$

$$\frac{V_s}{(1-D)^2 R} = \frac{V_s DT}{2L}$$

$$L_{min} = \frac{D(1-D)^2 R}{2f}$$
(3.30.4)

โดยที่

$\Delta i_{L(on)}$	คือ ช่วงนำกระแส
i _{Lmax}	คือ กระแสที่ไหลผ่าน <mark>ตัวเ</mark> หนี่ยวนำสูงสุด
i _{Lmin}	คือ กระแสที่ไหลผ่ <mark>านตัวเห</mark> นี่ยวนำต่ำสุดข
Т	คือ คาบเวลาคงที่
Ps	คือ กำลังสูญเสียข <mark>ณ</mark> ะเริ่มน <mark>ำ</mark> กระแสของมอสเฟตหรือไอจีบีที
IL	คือ ค่าเฉลี่ยขอ <mark>งกร</mark> ะแสที่ไห <mark>ลผ่</mark> านตัวเก็บประจุ

วงจรขับเกต การขับนำเกตด้วยไอซีเบอร์ TLP250 ปัจจุบันมอสเฟตกำลังเป็นที่นิยมมากในการใช้เป็น สวิตซ์กำลัง ในระบบการควบคุมทั้งอินเวอร์เตอร์ (Inverter) และคอนเวอร์เตอร์ (Converter) การ ควบคุมมอเตอร์ (Motor Control) และระบบจ่ายกำลังสำรอง (UPS) และมอสเฟตก็ต้องการแรงดัน ขับเกตเพื่อให้สามารถทำงานในสภาวะนำกระแส (ON) และหยุดนำกระแส (OFF) ได้ซึ่งไอซีขับนำเกต เบอร์ TLP250 เป็นไอซีขับนำเกตได้ถูกออกแบบมาสำหรับขับนำเกตของเพาเวอร์มอสเฟตและไอจีบีที ซึ่งลักษณะโดยรวมเป็นวงจรสำเร็จรูปรวมอยู่ในชิปเดียวโดยไอซีเบอร์ TLP250 1 ตัวนั้นสามารถขับนำ เกตให้มอสเฟตได้ 1ตัว และไฟเลี้ยงของ TLP250 เป็นแบบแหล่งจ่ายไฟฟ้าแบบเดี่ยว คือสัญญาณ อินพุตกับเอาต์พุตถูกแยกออกจากกันด้วยออปโต้ (Optocoupler) ซึ่งอยู่ภายในตัวไอซีทำให้ช่วยลด ปัญหาเรื่องสัญญาณรบกวน และTLP250 ยังสามารถทำงานในย่านความถี่สูงได้

้^{วักยา}ลัยเทคโนโลยี^{สุร}ั



รูปที่ 3.14.4 วงจรภายในและ<mark>ตั</mark>วอุปกรณ์ไอซีขับเกต TL250 (ที่มา : http://dspace.s<mark>pu.a</mark>c.th/bitstre</mark>am/123456789/4767/10.pdf)



รูปที่ 3.14.5 การต่อการใช้งานเบื้องต้น TL250 (ที่มา : http://dspace.spu.ac.th/bitstream/123456789/4767/10.pdf)

3.5.3 วงจรอินเวอร์เตอร์สามเฟส (Three – phase inverter)

วงจรอินเวอร์เตอร์สามเฟสจะแปลงแรงดันดีซีเป็นแรงดันไฟฟ้าเอซีในงานวิจัยนี้จะใช้ ไอจีบีที (IGBT) เป็นสวิตช์ในการทำงานของวงจรโดยจะสัญญาณพีดับเบิลยูเอ็ม (Pulse-width Modulation : PWM) ไปถูกขับเข้าที่ขาเกจของแต่ละตัวของไอจีบีทีซึ่งความถี่ที่ใช้คือ 1650 *Hz*. และการทำงานของวงจรอินเวอร์เตอร์นี้จะถูกแบ่งออกเป็น 6 โหมดโดยแต่ละโหมดจะมีมุมเฟสต่างกัน ที่ 60 องศา ซึ่งการทำงานของสวิตซ์ในแต่ละโหมดจะใช้ไอจีบีทีครั้งละ 3 ตัวจนทำให้เกิดแรงดันไฟฟ้า สามเฟส







รูปที่ 3.16 สัญญาณเอาท์พุตของวงจรอินเวอร์เตอร์สามเฟส (ที่มา : https://e2e.ti.com/support/microcontrollers/c2000/f/171/p/598039/ 2198500?tis<mark>e</mark>arch=e2e-sitesearch&keymatch=TIDA-00195)

้วงจรอินเวอร์เตอร์เฟสเดี<mark>ยวเ</mark>ต็มค<mark>ลื่นแบบ</mark>บริดจ์



รูปที่ 3.16.1 วงจรอินเวอร์เตอร์เฟสเดียวเต็มคลื่นแบบบริดจ์ (ที่มา : https://kb.psu.ac.th/psukb/bitstream/2553/4330/4/ch6.pdf)



รูปที่ 3.16.2 กระแส<mark>โหลดเมื่</mark>อโหลดเป็นชนิดตัวเหนี่ยวนำ (ที่มา : https://kb.psu.ac.th/psukb/bitstream/2553/4330/4/ch6.pdf)

รูปร่างของวงจรแสดงไว้ในภาพประกอบที่ 3.16.1 ประกอบด้วยวงจรอินเวอร์เตอร์เฟสเดียวแบบเต็ม คลื่น เมื่อทรานซิสเตอร์ Q₁ และ Q₂ นำกระแสไฟฟ้า แรงดันไฟฟ้าด้านเข้า V_s จะไปตกคร่อมโหลด ถ้า ทรานซิสเตอร์ Q₃ และ Q₄ นำกระแสไฟฟ้าและในเวลาเดียวกัน แรงดันที่คร่อมโหลดจะเปลี่ยนไปเป็น -V_s เป็นแรงดันไฟฟ้าตรงข้ามที่แสดงดังรูปภาพที่ 3.16.2 แรงดันไฟฟ้าด้านเอาต์พุต จะหาได้จากสมการดังนี้

$$V_o = \left(\frac{2}{T_o} \int_0^{T_o/2} V_s^2 dt\right)^{1/2} = V_s$$
(3.30.5)

จากสมการข้างต้นสามารถนำมาปรับปรุง<mark>เพื่อใช้หาค่าแรง</mark>ดันไฟฟ้าด้านเอาต์พุตชั่วขณะในรูปแบบ อนุกรมฟูริเยร์ (Fourier transform)

$$V_{o} = \sum_{n=1,3,5...}^{M} \frac{4V_{s}}{n\pi} \sin \omega t$$
(3.30.6)

เมื่อ n =1 จากสมการที่ 3.30.6 สามารถให้ค่าเฉลี่ยกำลังสองของส่วนประกอบหลักมูลได้ดังนี้

$$V_1 = \frac{4V_s}{\sqrt{2\pi}} = 0.9V_s \tag{3.30.7}$$

เมื่อไดโอดตัวที่ D₁ และ D₂ นำกระแสไฟฟ้า จะทำให้พลังงานจะถูกจ่ายย้อนกลับไปยังแหล่งจ่ายไฟฟ้า กระแสตรงและเรียกไดโอดทั้งสองตัวนี้ว่า ไดโอดแบบย้อนกลับ (Feedback Diode) ดังรูปภาพที่ 3.16.2 ในกรณีที่โหลดเป็นชนิดตัวเหนี่ยวนำ กระแสไฟฟ้าที่ไหลผ่านโหลดจะไหลไปทางไดโอดตัวที่ D₄ โดยปกติช่วงเวลาหยุดนำกระแสไฟฟ้าจะสั้นมาก ๆ เมื่อเทียบกับความถี่ที่อินเวอร์เตอร์จ่ายให้แก่โหลด ถ้าโหลดของวงจรดังรูปภาพที่ 3.16.1 ด้านซ้ายเป็นความต้านทานอย่างเดียว แรงดันไฟฟ้าและ กระแสไฟฟ้าที่โหลดจะมีสัญญาณเหมือนกัน สำหรับโหลดชนิดตัวเหนี่ยวนำรูปคลื่นของกระแสไฟฟ้า จะล้าหลังแรงดันไฟฟ้า ในรูปภาพที่ 3.16.1 ด้านขวารูปคลื่นของแรงดันคร่อมโหลดเป็นรูปสี่เหลี่ยม ทรานซิสเตอร์ถูกไบแอสด้วยสัญญาณเป็นพัลส์ความถี่สูงต่อเนื่องที่ 180 องศาของรูปคลื่นแรงดันไฟฟ้า ที่ตกคร่อมโหลด เมื่อพิจารณาที่ทรานซิสเตอร์ Q₃ และ Q₄ ถูกไบแอสให้นำกระแสไฟฟ้าเพื่อที่จะทำให้ ทรานซิสเตอร์ Q₁ และ Q₂ หยุดนำกระแสไฟฟ้าและแรงดันไฟฟ้าตกคร่อมโหลดกลับทิศทาง แต่ กระแสไฟฟ้าในโหลดยังไม่เปลี่ยนทิศทาง ดังนั้นกระแสไฟฟ้าที่ไหลในโหลดจึงไหลผ่านไดโอด D₃ และ D₄ แทน โดยการต่อแหล่งจ่ายไฟฟ้ากระแสตรงเข้าโหลดทำให้กระแสไฟฟ้าถูกเหนี่ยวนำไหลกลับสู่ แหล่งจ่ายไฟฟ้ากระแสตรง จนกระทั่งกระแสไฟฟ้าที่ไหลผ่านโหลดเป็นศูนย์ เมื่อมีสัญญาณพัลส์ตลอด 180 องศาของรูปคลื่นด้านเอาต์พุต จึงทำให้ทรานซิสเตอร์ Q₃ และ Q₄ สามารถนำกระแสไฟฟ้า จ่ายไฟเข้าสู่โหลดได้ การควบคุมแรงดันไฟฟ้าต้านเอาต์พุตและปรับปรุงให้แรงดันไฟฟ้าด้านเอาต์พุตมี ฮาร์มอนิกน้อยมาก ๆ สามารถใช้วิธีการควบคุมพี่ดับเบิลยูเอ็ม (Pulse Width Modulation: PWM) เป็นการควบคุมให้ทรานซิสเตอร์นำกระแสไฟฟ้าและหยุดนำกระแสไฟฟ้าเพื่อให้ได้รูปคลื่นของ แรงดันไฟฟ้าด้านเอาต์พุตที่เปลี่ยนแปลงตามกวามกว้างของรูปคลื่นพัลส์

หลักการมอดูเลตความกว้างพัลส์ (Pulse Width Modulation: PWM) ใช้พัลส์แบบนี้เพื่อสร้าง สัญญาณรูปคลื่นสี่เหลี่ยมที่มีการปรับความกว้างของพัลส์ โดยสัญญาณดังกล่าวนี้ได้มาจากการ เปรียบเทียบของสัญญาณ 2 สัญญาณคือ สัญญาณรูปคลื่นไซน์ที่มีความถี่เท่ากับ 50 – 60 เฮริดซ์ และ สัญญาณรูปคลื่นสามเหลี่ยมที่มีขนาดคงที่ตลอดการทำงาน ในวงจรอินเวอร์เตอร์เราต้องการที่จะ ควบคุมขนาดของแรงกันไฟฟ้าด้านเอาต์พุตที่มีรูปคลื่นเป็นไซน์ เพื่อที่จะทำให้ได้แรงดันไฟฟ้าเอาต์พุต ที่มีส่วนประกอบหลักมูลของสัญญาณทางด้านเอาต์พุตของวงจรอินเวอร์เตอร์ที่มีความถี่ 50 – 60 บวกลบหนึ่งเปอร์เซ็น เราจะเรียกสัญญาณแบบนี้ว่าสัญญาณไซน์ ซึ่งจะนำมาเปรียบเทียบกับสัญญาณ รูปคลื่นสามเหลี่ยมดังแสดงไว้ในรูปภาพที่ 3.16.3 โดยสัญญาณสามเหลี่ยมเป็นสัญญาณที่ควบคุม ความถี่ในการสวิตซิ่งของวงจรอินเวอร์เตอร์ (Inverter Switching Frequency) และเราจะไม่มีการ เปลี่ยนแปลงสามเหลี่ยมนี้ตลอดการทำงานโดยแรงดันไฟฟ้าด้านอินพุตให้มีขนาด V_{tri} โดยรูปภาพที่ 3.16.3 คือความถี่สวิตซิ่ง f (Carrier Frequency) สัญญาณควบคุม V_{control} ถูกใช้ในการมอดูเลต (Switching duty ratio) และความถี่ f เป็นความถี่หลักมูลที่ต้องการแรงดันเอาต์พุตหรือเรียกว่า Modulation Frequency ส่วนแรงดันไฟฟ้าด้านเอาต์พุตจะไม่ใช่รูปคลื่นไซน์ที่แท้จริง แต่จะ ประกอบด้วยฮาร์มอนิกจำนวนมากและส่วนประกอบความถี่หลักมูลที่มีคือความถี่ (Amplitude Modulation Ratio : m_a)

$$m_a = \frac{V_{control}}{V_{tri}} \tag{3.30.8}$$

โดยที่

V_{control} คือ ขนาดสูงสุดของสัญญาณควบคุม (แรงดันไฟฟ้า) V_{tri} คือ ขนาดของสัญญาณรูปคลื่นสามเหลี่ยม

$$m_{f} = \frac{f_{s}}{f_{1}}$$
(3.30.9)

รูปที่ 3.16.3 รูป<mark>ค</mark>ลื่นสาม<mark>เ</mark>หลี่ยมในสัญญาณ PWM (ที่มา : https://kb.psu.ac.th/psukb/bitstream/2553/4330/4/ch6.pdf)



รูปที่ 3.16.4 รูปคลื่นเอาต์พุตในวงจรอินเวอร์เตอร์ (ที่มา : https://kb.psu.ac.th/psukb/bitstream/2553/4330/4/ch6.pdf)

(3.30.9)



รูปที่ 3.16.5 ตัวอย<mark>่างฮาร์ม</mark>อนิกของวงจรอินเวอร์เตอร์ (ที่มา : https://kb.psu.ac.th/psukb/bitstream/2553/4330/4/ch6.pdf)

วงจรอินเวอร์เตอร์แบบการสวิตซ์แรงดันไบโพลาร์ (Bipolar voltage switching) เป็นการใช้หลักการ ของพัลส์พีดับเบิลยูเอ็ม (PWM) เพื่อให้ได้สัญญาณเป็นรูปพัลส์สี่เหลี่ยมแบบไบโพลาร์ และสามารถ ปรับความกว้างของพัลส์ ได้โดยการเปรียบเทียบระหว่างแรงดันไฟฟ้ารูปคลื่นไซน์กับแรงดันไฟฟ้า รูปคลื่นสามเหลี่ยม โดยพิจารณ<mark>าวงจ</mark>รอินเวอร์เตอร์เฟสเดียวแ<mark>บ</mark>บบริดจ์เต็มคลื่น ดังรูปภาพต่อไปนี้



รูปที่ 3.16.6 ตัวอย่างวงจรอินเวอร์เตอร์เฟสเดียวแบบบริดจ์เต็มคลื่น (ที่มา : https://kb.psu.ac.th/psukb/bitstream/2553/4330/4/ch6.pdf)

แรงดันไฟฟ้าด้านเอาต์พุตของอินเวอร์เตอร์ที่จุดบีมีค่าตรงข้ามกับแรงดันไฟฟ้าที่จุดเอ เช่น เมื่อ T_A นำ กระแสไฟฟ้า และ V_{AO} มีค่าเท่ากับ $\frac{V_d}{2}$ และ T_B ก็จะนำกระแสไฟฟ้าด้วย ส่วน $V_{BO} = -\frac{V_d}{2}$ ดังนั้น

$$V_{BO} = -V_{AO}$$
 (3.30.10)

$$V_o = V_{AO} - V_{BO} \tag{3.30.11}$$

รูปคลื่น V_o แสดงไว้ในภาพประกอบที่ 3.16.7 การวิเคราะห์สามารถทำได้เช่นเดียวกับในเรื่องพี ดับเบิลยูเอ็มสำหรับวงจรอินเวอร์เตอร์เฟสเดียวแบบครึ่งคลื่นบริดจ์ ดังนั้นค่ายอดส่วนประกอบหลัก มูลของแรงดันเอาต์พุต สามารถเขียนสมการได้ดังนี้

$$V_o = m_a V_d, \ m_a \le 1$$
 (3.30.12)

$$V_d < V_0 < \frac{4V_d}{\pi}, \ m_a > 1$$
 (3.30.13)



รูปที่ 3.16.7 สัญญาณพัลส์ PWM (ที่มา : https://kb.psu.ac.th/psukb/bitstream/2553/4330/4/ch6.pdf)

ในรูปภาพที่ 3.16.7 สังเกตได้ว่าแรงดันไฟฟ้าเอาต์พุต V_o จะมีค่าเปลี่ยนแปลงระหว่าง -V_d และ +V_d ซึ่งต่างกันกับแบบครึ่งคลื่นบริดจ์ คือแรงดันไฟฟ้าเอาต์พุตจะมีค่าเปลี่ยนแปลงระหว่าง $-\frac{V_d}{2}$ และ $\frac{V_d}{2}$ และนี่คือเหตุผลหนึ่งที่ว่าทำไมเราจึงเรียกพีดับเบิลยูเอ็มแบบนี้ว่า PWM with Bipolar Voltage Switching ในการนำสัญญาณควบคุมไปใช้การควบคุมการทำงานของไอจีบีที (IGBT) ในวงจร อินเวอร์เตอร์ต้องทำการแยกกราวด์ของสัญญาณควบคุมออกจากกราวด์ของสัญญาณกำลังที่ป้อนเข้า สู่วงจร โดยในความก้าวหน้าครั้งนี้ได้เลือกใช้วิธีแยกกราวด์โดบใช้วงจรแยกกราวด์ (Optoisolater) มา ใช้ โดยสัญญาณที่ออกจากวงจรแยกกราวด์ที่ได้นี้จะไม่มีความผิดเพี้ยนจากสัญญาณควบคุมที่สร้าง ขึ้นมา

ไอจีบีที (IGBT) เป็นอุปกรณ์สวิตซ์ที่มี 3 ขา ประกอบไปด้วย ขาคอลเลคเตอร์ (Collector) ขาเบส (Base) และขาอีมิตเตอร์ (Emitter) ดังแสดงสัญลักษณ์และโครงสร้างดังรูป ด้านล่างตามลำดับ โดยที่ไอจีบีทีจะมีค่าอิมพีแดนซ์ที่ขาเกตสูงทำให้ใช้พลังงานในการควบคุมการ ทำงานต่ำคล้ายกับมอสเฟทและมีแรงดันตกคร่อมต่ำขณะที่นำกระแสคล้ายกับทรานซิสเตอร์ กำลัง ซึ่ง เป็นการรวมเอาข้อดีของมอสเฟทและทรานซิสเตอร์กำลังเข้าด้วยกัน นอกจากนั้นไอจีบีทียังสามารถ ทำงานในช่วงความถี่สูงได้การทำงานของไอจีบีทีจะใช้แรงดันควบคุมที่ขาเกตสำหรับ



รูปที่ 3.16.8 สัญลักษณ์และวงจรสมมูลอย่างง่ายของไอจีบีที (ที่มา : http://elearning.psru.ac.th/courses/236/lession%202.pdf)



รูปที่ 3.16.9 กราฟลักษณะเบื้องต้นของไอจีบีที (ที่มา : http://elearnin<mark>g.ps</mark>ru.ac.th/courses/236/lession%202.pdf)

ควบคุมให้ไอจีบีทีนำกระแสหรือหยุดนำกระแส และไอจีบีทีมีช่วงเวลาในการนำกระแสและหยุด นำกระแสประมาณ 1 ไมโครวินาที โดยที่มีพิกัดแรงดัน 5000 โวลต์และกระแส 2000 แอมป์ (ไอจีบีที แต่ละแบบมีพิกัดที่เท่ากัน)

จากการทำงานของไอจีบีที<mark>่จ</mark>ะมีลักษณะของการทำงานดังแสดงในกราฟคุณลักษณะของไอจีบีทีดัง รูปภาพข้างต้น โดยการเพิ่มค่าแรงดัน V_{GE} ทำให้ไอจีบีทีทำงานในสถานะนำกระแสได้ในรูปภาพ ด้านบน แสดงวงจรขับเก<mark>ตของ</mark>ไอจีบีที



รูปที่ 3.16.10 การทำงานของวงจรไอจีบีที (ที่มา : http://elearning.psru.ac.th/courses/236/lession%202.pdf)

้ทรานซิสเตอร์กำลังขณะอยู่ ในสภาวะนำกระแสจะมีอัตราการสูญเสียกำลังงานต่ำมีอัตราทนทาน ์ แรงดันและขยายกระแสได้สูง แต่ความเร็วการสวิตซ์ทำงานต่ำโดยเฉพาะในช่วงหยุดนำกระแส จะมี ้ช่วงเวลาที่นานกว่าซึ่งเป็นคุณสมบัติที่ตรงข้ามกบเพาเวอร์มอสเฟทที่มีความเร็วในการสวิตซ์ทำงาน ้นำกระแสและหยุดนำกระแสได้เร็วกวา แต่ก็มีกาลังสูญเสียที่สูงมากเช่นกัน ด้วยเหตุผลนี้ทำให้ เพาเวอร์ทรานซิสเตอร์และเพาเวอร์มอสเฟทถูกนำมาพัฒนาอุปกรณ์อิเล็กทรอนิกส์เพาเวอร์ ้คอนโทรลชนิดใหม่ขึ้นมา โดยคุณสมบัติต่าง ๆ จะรวมเอาข้อได้เปรียบของทรานซิสเตอร์ไบโพลาร์และ มอสเฟทเข้ามารวมไว้ในอุปกรชนิดใหม่นี้โดยมีชื่ออย่างเป็นทางการว่าไอจีบีที (Insulated Gate Bipolar Junction Transistor: IGBT) ไอจีบีที่ได้รวมเอาข้อดีของมอสเฟทกำลัง (POWER MOSFET) ทรานซิสเตอร์กำลัง (BJT) และจีทีโอไทริสเตอร์ (GTO) มารวมอย่ด้วยกันกล่าวคือ ไอจีบีที จะมีค่า ้อิมพีแดนซ์ที่ขาเกตสูงคล้าย กบมอสเฟทกำลั<mark>ง</mark> ซึ่งต้องการพลังงานน้อยมากในการควบคุมการสวิตซ์ ้ควบคุมการนำกระแส และ การหยุดนำกระแ<mark>สด้</mark>วยแรงดันไฟฟ้าที่ขาเกต (V_{GE}) รวมทั้งสามารถใช้งาน การสวิตช์ที่ความถี่สูง ไอจีบีทีจะมีค่<mark>าแรงดั</mark>นไฟฟ้าตกคร่อมต่ำ ขณะนำกระแสคล้ายกับ ทรานซิสเตอร์กำลัง ซึ่งมีค่าประมาณ 2 - <mark>3</mark> โวลต์ <mark>ส</mark>ำหรับพิกัดแรงดันไฟฟ้า 1000 โวลต์ นอกจากนั้น ้ไอจีบีที่ถูกออกแบบให้ทนแรงดันไฟฟ้า<mark>ด้</mark>านลบไ<mark>ด้</mark>คล้ายกับจีที่โอไทริสเตอร์ (GTO) ไอจีบีที จะมี ช่วงเวลาน้ำกระแสและหยุดน้ำกระแ<mark>สปร</mark>ะมาณ 1<mark>ไมโ</mark>ครวินาที มีขนาดพิกัดกระแสไฟฟ้าถึง 2000 แอมป์ และมีพิกัดแรงดันไฟฟ้า 5000 โวลต์ (งานวิจัยวงจรอินเวอร์เตอร์เรโซแนนซ์แบบอนกรมชนิด ้ครึ่งบริดจ์ 3 สวิตซ์สำหรับเตาหุง<mark>ต้มแ</mark>บบเหนี่ยวนำที่มีสอ<mark>งเอา</mark>ต์พุต, 2557)

โครงสร้างไอจีบีทีคล้ายกันมากกับมอสเฟทกำลัง (POWER MOSFET : PMOSFET) ยกเว้นชั้นหนึ่งที่ เรียกว่าชั้นการฉีดซึ่งเป็น p+ ไม่เหมือน n+ สารตั้งต้นในมอสเฟทกำลัง ชั้นการฉีดนี้เป็นกุญแจสำคัญ ในคุณสมบัติที่เหนือกว่าของ IGBT ชั้นอื่น ๆ เรียกว่า การดริฟท์และส่วนของโครงสร้างจะแบ่ง ออกเป็นทางแยกสองแห่งมี J₁ และ J₂. รูปด้านล่างแสดงโครงสร้างของ n - channel IGBT





รูปที่ 3.16.11 โครงสร้างไอจีบีที (ที่มา : http://elearning.psru.ac.th/courses/236/lession%202.pdf)

ไอจีบีทีเหมาะสำหรับใช้งานหลากหลายที่คล้ายกบมอสเฟทกำลังแต่มีพิกัดก้าลังที่ใหญ่กว่าและ สามารถออกแบบให้ทนแรงดันไฟฟ้าได้ทั้งด้านบวกและด้านลบ ไอจีบีทีจึงเรียกได้ว่า เป็นอุปกรณ์ ประเภทที่ไม่จำเป็นต้องมีสนับเบอร์(Snubber) คือสามารถทนกระแสและแรงดันไฟฟ้า ได้มากจนไม่ จำเป็นต้องการวงจรสนับเบอร์ก็ได้ เมื่อสังเกตโครงสร้างอย่างระเอียดเราจะพบว่ามีมอสเฟต nchannel บีเจทีทั้งสองและ Q₂ ดังแสดงในรูป Q₁ คือ บีเจทีชนิดพีเอ็นพี (PNP)และ Q₂ คือ บีเจทีชนิด เอ็นพีเอ็น (NPN) R_d คือ ความต้านทานที่เสนอโดยภูมิภาคดริฟท์และ R_b คือ ความต้านทานที่เสนอ โดยพีของโครงสร้างไอจีบีที เราสามารถสังเกตได้ว่าการสะสมของ Q₁ เหมือนกับฐานของ Q₂ และการ สะสมของ Q₂ เหมือนกับฐานของ Q₁. ดังนั้นเราจึงสามารถมาถึงรูปแบบวงจรที่เทียบเท่าของไอจีบีที ดังแสดงในรูปด้านล่าง



รูปที่ 3.16.12 แบบจำลองของไอจีบีที (ที่มา : http://elearning.psru.ac.th/courses/236/lession%202.pdf)

การเชื่อมต่อของทรานซิสเตอร์ทั้งสองกลับไปด้านหลังก่อให้เกิดไทริสต์ของย้อนกลับ ไอจีบีทีแบบ Nchannel จะเปิดขึ้นเมื่อตัวสะสมมีศักยภาพในเชิงบวกเมื่อเทียบกับตัวส่งและมีค่าบวกที่เพียงพอ การ ปล่อย เงื่อนไขนี้นำไปสู่การก่อตัวของชั้นผกผัน ซึ่งนำไปสู่การสร้างช่องทาง และกระแสเริ่มไหลจากตัว สะสมถึงตัวส่ง

3.5.4 กริดไฟฟ้า (Electrical Grid)

ในงานวิจัยนี้มีเป้าหมายหลักเพื่อสร้างรูปแบบที่เหมาะสมของกริดไฟฟ้าและเพื่อปรับ สมดุลของระบบไฟฟ้าสามเฟส กริดไฟฟ้าจะแสดงอยู่ในรูปที่ 3.15 ซึ่งแรงดันไฟฟ้าที่เฟส a, b และ c เป็นแรงดันไฟฟ้าที่เชื่อมต่อกับวงจรอินเวอร์เตอร์สามเฟสซึ่งได้ผ่านวงจรเรียงกระแสสามเฟสแบบ เต็มคลื่นและวงจรทวีแรงดันมาก่อนแล้ว การวิเคราะห์แบบจำลองของกริดไฟฟ้าจะแสดงดังสมการที่ 3.31 ซึ่ง e_1 , e_2 และ e_3 เป็นแรงดันไฟฟ้าสามเฟสทั่วไปและจะเรียงเฟสไปตามลำดับ (H. Xiao, 2013)

$$V_{A} - e_{1} = R \cdot I_{1} + L \frac{d}{dt} (I_{1})$$

$$V_{B} - e_{2} = R \cdot I_{2} + L \frac{d}{dt} (I_{2})$$

$$V_{C} - e_{3} = R \cdot I_{3} + L \frac{d}{dt} (I_{3})$$
(3.31)

10



การปรับมุมพิชของกังหันลมเป็นวิธีที่มีประสิทธิภาพในการจำกัดประสิทธิภาพของความเร็ว ลมที่รุนแรง ในอุดมคติมุมพิชที่อ้างอิงสามารถหาได้จากมุมโค้งพิชกับความเร็วลม ซึ่งวิธีการควบคุมนี้ ไม่ใช่กลยุทธ์ที่น่าพึงพอใจเนื่องจากไม่สามารถวัดค่าความเร็วลมที่น่าสนใจได้อย่างถูกต้อง ดังนั้นเราจึง ใช้ตัวควบคุมพีไอ (PI control) เพื่อควบคุมมุมพิชให้มีเสถียรภาพเพิ่มมากขึ้น สัญญาณเอาต์พุตจาก ตัวควบคุมจากตัวควบคุมพีไอ คือ β_d ตามที่แสดงในรูปที่ 3.18 ซึ่งจะประกอบด้วยฟังก์ชั่นถ่ายโอน ตัวขับเคลื่อนที่ได้จากสมการ 3.32 จากนั้นตัวควบคุมพีไอและมุมพิชที่ต้องการสามารถแสดงดังนี้

$$\frac{\beta}{\beta_d} = \frac{1}{\tau_\beta + 1} \tag{3.32}$$

$$\beta_d = K_p e + K_i \int e dt \tag{3.33}$$

เมื่อ

$$e = \omega_{m_ref} - \omega_m \tag{3.34}$$

สำหรับเครื่องกำเนิดไฟฟ้าแบบอ<mark>ะซิง</mark>โครนัสที่สามารถปรับค่า *e* ได้เล็กน้อย *K_p* จะมีค่ามากกว่า *K_I* ดังนั้นสมการจะได้ดังนี้

$$K_{p} = \frac{d\beta_{d}}{de}$$
(3.35)

ในสภาวะคงที่
$$\beta_d = 2\beta$$
 จากสมการด้านบนจะได้ K_p และ K_I

$$K_p = \frac{2\beta}{\omega_{m_ref} - \omega_m}$$
(3.36)

$$K_{I} = \frac{1}{\omega_{m_{ref}} - \omega_{m}} \times \left(\frac{2\beta}{\omega_{m_{ref}} - \omega_{m}} - K_{P}\right) \frac{\partial \Delta \omega}{\partial t}$$
(3.37)



รูปที่ 3.18 การควบคุมมุมพิชโดยตัวควบคุมพีไอ (PI pitch angle control)

ด้วยปัญหาสภาพภูมิอากาศของโลกที่เด่นชัดมากขึ้นเรื่อย ๆ และแหล่งพลังงานที่ไม่สามารถ หมุนเวียนได้ถูกใช้ไปเป็นส่วนใหญ่ เช่น น้ำมัน เป็นต้น ซึ่งการสำรวจนี้ใช้ประโยชน์ของแหล่งพลังงาน หมุนเวียน เช่น พลังงานลมและพลังงานแสงอาทิตย์ เป็นต้น จึงได้รับความสนใจอย่างมากในฐานะที่ เป็นแหล่งพลังงานหมุนเวียนที่เติบโตเร็วที่สุดในช่วงไม่กี่ปีที่ผ่านมา การผลิตลมเป็นสิ่งที่แพร่หลาย ที่สุดในบริเวณชายฝั่งทะเลซึ่งครอบคลุมภูมิอากาศแบบอบอุ่นและทางเหนือ ประเทศต่างๆ เช่น จีน สหรัฐอเมริกา เดนมาร์ก และแคนาดามีศักยภาพของพลังงานลมที่สำคัญเนื่องจากความเร็วลมเฉลี่ยสูง ดังนั้นการวิจัยและพัฒนาพลังงานลมจึงมีประโยชน์อย่างมากในปัจจุบัน เมื่อเทียบกับระบบพลังงาน ความถี่ที่ความถี่คงที่ ความเร็วที่คงที่ ข้อได้เปรียบที่ใหญ่ที่สุดของระบบพลังงานลมความถี่ที่คงที่คือ ความเร็วตัวแปรที่ใช้กันอย่างแพร่หลายคือความสามารถในการเข้าถึงการแปลงพลังงานสูงสุด โมเดล การสร้างพลังงานความถี่คงที่ความเร็วตัวแปรหลักรวมถึงเครื่องกำเนิดไฟฟ้าเหนี่ยวนำแบบป้อนคู่หรือ เครื่องกำเนิดไฟฟ้าเหนี่ยวนำแบบดับเบิลเฟด (Doubly Fed Induction Generator : DFIG) และ เครื่องกำเนิดไฟฟ้าซิงโครนัสแบบแม่เหล็กถาวร (Permanent Magnet Synchronous Generator : PMSG)

ตามรูปภาพที่ 3.18.1 ตามความเร็วลม พื้นที่ทำงานของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าซิงโครนัสแบบ แม่เหล็กถาวร โดยทั่วไปสามารถแบ่งได้เป็น 2 ส่วนคือ ส่วนโหลดบางส่วนที่มีความเร็วลมต่ำกว่า ความเร็วลมที่กำหนด และบริเวณโหลดเต็มที่ที่มีความเร็วลมสูงกว่า จัดอันดับความเร็วลม ในพื้นที่ โหลดบางส่วน เป้าหมายการควบคุมของระบบพลังงานลมโดยทั่วไปคือสามารถดักจับพลังงานลม สูงสุดเพื่อให้บรรลุผลประโยชน์ทางเศรษฐกิจสูงสุด ในขณะที่ พื้นที่โหลดบางส่วนสามารถเรียกได้ว่า เป็นพื้นที่การติดตามจุดสูงสุด (MPPT) ในพื้นที่โหลด ใบพัดแปรผันมีความสำคัญเป็นพิเศษ ในขณะนี้ กำลังไฟฟ้าของเครื่องกำเนิดไฟฟ้า-เอาท์พุตถูกจำกัดที่ค่าที่กำหนดโดยการควบคุมระดับมุมพิชของใบ กังหันลลม เนื่องจากความจุของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าและตัวแปลง นอกจากนี้ จำเป็นต้องมีการควบคุม ระดับมุมพชเป็นพิเศษทุกสภาพการทำงาน เช่น การควบคุมพลังงานที่จำกัดภายใต้ความเร็วลมที่ กำหนด การข้ามสายส่งไฟฟ้าแรงต่ำในโครงข่ายไฟฟ้า จำเป็นต้องปรับกริดพลังงานเข้าไปในความ เฉื่อย และทำให้ภาระกังหันลมเบาลง ในขณะเดียวกันก็ชี้ให้เห็นว่าการควบคุมระดับมุมพิชสามารถทำ ให้พลังงานราบรื่นขึ้น รูปภาพที่ 3.18.2 - 3 แสดงระบบควบคุมระดับมุมพิช เห็นได้ชัดว่า รูปที่ 3.18.2 แสดงให้เห็น การทำงานของใบพัดภายใต้การควบคุมระดับมุมพิช และรูปที่ 3.18.3 แสดงระบบการขับเคลื่อนแบบ แปรผันในศูนย์กลางกังหันลม ระบบการขับเคลื่อนพิชตัวแปรประกอบด้วยตู้ไดรฟ์พิช, ไดรฟ์แบบ ปรับพิชได้ ระบบไฟฉุกเฉิน พิทซ์แบริ่ง และระบบหล่อลื่นแบบปรับระยะพิทซ์ ระบบควบคุมระดับ มุมพิชและระบบการติดต่อสื่อสารอยู่ในตู้ควบคุมระดับมุมพิช โดยทั่วไปตัวควบคุมมุมพิชและตัว ควบคุมหลักการเชื่อมต่อกันด้วยการสื่อสารแบบไฟเบอร์ออปติก และใช้โปรฟิบัส (PROFIBUS) หรือ แคนโอเพน (CAN OPEN) ในการติดต่อสื่อสารนี้ ตัวควบคุม



รูปที่ 3.18.1 โหมดการทำงานของความเร็วลมที่ต่างกัน (ที่มา : Pitch Controller Design of Wind Turbine Based on Nonlinear PI/ PD Control, 2008)



รูปที่ 3.18.2 ระบบการควบคุมมุมพืช ใบพัดจะถูกควบคุมด้วยมุมพืช (ที่มา : Pitch Controller Design of Wind Turbine Based on Nonlinear PI/PD Control, 2008)



รูปที่ 3.18.3 ระบบขับเคลื่อนแบบแปรผันในศูนย์กลางกังหันลม (ที่มา : Pitch Controller Design of Wind Turbine Based on Nonlinear PI/ PD Control, 2008)

หลักจะส่งค่าระดับพิชไปยังตัวควบคุมระดับมุมพิช และรับข้อมูลสำคัญบางอย่างจากตัวควบคุมนั้นไป พร้อม ๆ กัน เมื่อได้รับคำแนะนำ ตัวควบคุมพิทช์จะเริ่มควบคุมระบบปฏิบัติการไดรฟ์พิชแบบแปรผัน

ในปัจจุบัน การวิจัยเกี่ยวกับการควบคุมระยะพิชแบบแปรผันส่วนใหญ่ประกอบด้วยสอง ประเภทหลัก คือ การควบคุมเชิงเส้นและการควบคุมไม่เชิงเส้น การวิจัยของตัวควบคุมเชิงเส้นส่วน ใหญ่มีการควบคุมพีไอ พีดี (PI/PD) ตัวควบคุม *H* ด้วยวิธีความไม่เท่าเทียมกันของเมทริกซ์เชิงเส้น การ ควบคุมแบบกัสเซียนเอลคิวอาร์ (Gaussian LQR) กำลังสองเชิงเส้น และการควบคุมการคาดการณ์ ทั่วไป (GPC) การควบคุมแบบไม่เชิงเส้นส่วนใหญ่ประกอบด้วยการควบคุม LPV และวิธีการควบคุม อัจฉริยะบางอย่าง เช่น การควบคุมแบบคลุมเครือ เนื่องจากกังหันลมเป็นระบบมัลติเอาต์พุตแบบ หลายอินพุตที่มีไดนามิกที่ไม่เป็นเชิงเส้นอย่างมาก ผลของการควบคุมแบบไม่เชิงเส้นจึงดีกว่าการ ควบคุมเชิงเส้น เมื่อพิจารณาถึงความซับซ้อนของอัลกอริธึมแล้ว ตัวควบคุมที่ใช้มากที่สุดในงาน วิศวกรรมยังคงเป็นการควบคุมพีไอพีดี (PI/PD) ดังนั้นการออกแบบใบพัดแปรผันด้วยตัวควบคุมพีไอพี ดี (PI/PD) แบบไม่เชิงเส้นโดยพิจารณาจากลักษณะไม่เชิงเส้นของกังหันลมจึงกลายเป็นกุญแจสำคัญ ดังนั้นจึงใช้สิ่งนี้เป็นจุดสนใจของการศึกษาและสรุปข้อสรุปที่มีค่าบางประการ และการศึกษานี้ยัง สามารถให้การอ้างอิงและคำแนะนำที่จำเป็นสำหรับการปฏิบัติทางวิศวกรรม ในการหัวข้อนี้จะอธิบาย โมเดลและโครงสร้างการออกแบบตัวควบคุมโดยระเอียด รวมถึงการปรับพารามิเตอร์ของตัวควบคุม และการคำนวณอัตราการขยายที่ไม่เป็นเชิงเส้น

พลวัตของตัวกระตุ้นระพิชของใบพัดกังหันลม (Dynamics of Blade Pitch Actuator) ปัจจุบันมีไดรฟ์ สองประเภทในตัวกระตุ้นระยะพิชของใบพัดกังหันลม สิ่งเหล่านั้นคือตัวขับมอเตอร์ และตัวขับไฮดรอลิก เมื่อเทียบกับไดรฟ์ไฮดรอลิก ตัวขับมอเตอร์มีลักษณะของต้นทุนที่ต่ำกว่าและ ความน่าเชื่อถือที่สูงกว่า และมีการใช้กันอย่างแพร่หลาย ตัวขับมอเตอร์จริงแสดงในรูปที่ 3.18.4 การ ใช้ทฤษฎีการรวบรวมตัว<mark>แปรพ</mark>ิช ตามรูปที่ 3.18.5 ดังนั้นพลวัตของใบ^{พั}ดกังหันลมจะแสดงเป็น

$$J_{Blade}\ddot{\beta} = T_{drive} - (\mu + f)\dot{\beta} \qquad 3.37.1$$

โดยการละเว้นการหน่วงเวลาของความเฉื่อยของตัวขับมอเตอร์ แรงบิดของตัวขับมอเตอร์จะเป็น

$$T_{\text{Drive}} = (K_{\beta D}s + K_{\beta P})(\beta_{\text{ref}} - \beta) \qquad 3.37.2$$

พลวัติของตัวกระตุ้นระยะพิชของใบพัดกังหันลมที่สามารถกำหนดได้โดยรูปที่ 3.18.5 โดยที่ eta_{ref} คือคำสั่งของ $m{ extsf{ extsf extsf{ extsf{ extsf extsf{ extsf{ extsf extsf extsf{ extsf exts$

$$T_{\beta} = \frac{\mu + f}{K_{\beta P}} = \frac{J_{Blade}}{K_{\beta D}}$$
 3.37.3

รูปแบบพลวัติของตัวกระตุ้นระยะพิชของใบพัดกังหันลมสามารุถทำให้ได้ง่ายเป็นดังนี้

$$G_{\beta}(\mathbf{s}) = \frac{\beta(\mathbf{s})}{\beta_{\text{ref}}(\mathbf{s})} = \frac{1}{\tau_{\beta}\mathbf{s}+1}$$
 3.37.4



รูปที่ 3.18.4 <mark>ระ</mark>บบขับเคลื่อนมอเต<mark>อร์ข</mark>องตัวปรับระยะพิช

(ที่มา : Pitch Controller Design of Wind Turbine Based on Nonlinear PI/PD Control,



รูปที่ 3.18.5 แบบจำลองใบพัดกังหันลม (ที่มา : Pitch Controller Design of Wind Turbine Based on Nonlinear PI/PD Control, 2008)

โดยที่ J_{Blade} คือ โมเมนต์ความเฉื่อยของใบพัดกังหันลม

T_{Drive} คือ ค่าแรงบิดของมอเตอร์ขณะเคลื่อนที่

- T_V คือ แนวต้านแรงบิดของลม
- T_f คือ แนวต้านแรงบิดของของแรงเสียดทานของใบพัดกังหันลม
- f, μ คือ ค่าสัมประสิทธ์แรงเสียดทานของใบพัดกังหันลมและแรงต้านลม



- รูปที่ 3.18.6 แบบจ<mark>ำล</mark>องพลวั<mark>ติระ</mark>ยะพิชของใบพัดกังหันลม
- (ที่มา : Pitch Controller Design of Wind Turbine Based on Nonlinear PI/PD Control, 2008)



รูปที่ 3.18.7 แบบจำลองการควบคุมกระแสภายในของตัวควบคุมพิช (ที่มา : Pitch Controller Design of Wind Turbine Based on Nonlinear PI/PD Control, 2008)
โดยที่ (a) คือ การแยกกระไฟฟ้าแบบควบคุมไปข้างหน้า (Current feedforward decoupling control) , (b) คือ การปรับพารามอเตอร์ลำดับแรก (First-order tuning for PI parameters)

โมเดลของโซ่ส่งกำลัง (Dynamic Model of Transmission Chain) รูปที่ 3.18.8 แสดง ส่วนประกอบภายในห้องโดยสารของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าของกังหันลมแม่เหล็กถาวรความเร็วสูง เห็นได้ ชัดว่าโซ่ส่งกำลังส่วนใหญ่ประกอบด้วยสปินเดิล (หรือเพลาความเร็วต่ำ) กระปุกเกียร์ และเพลา ความเร็วสูง พลวัติของโซ่ส่งกำลังถูกแสดงลักษณะโดยรูปที่ 3.18.9 พลวิติของโซ่ส่งกำลังมาจาก สมการดังนี้

$$J_t \dot{\omega}_t = T_t - D_t \omega_t - T_{sun}$$

$$J_g \dot{\omega}_g = T_{sate} - D_g \omega_g - T_g$$

3.37.5

้อัตราส่วนเกียร์กระปุกเกียร์ถูกกำหนดเป็นไ<mark>ป</mark>ดังสม<mark>ก</mark>ารนี้

$$n = \frac{\omega_g}{\omega_t} = \frac{T_{sun}}{T_{sate}}$$
 3.37.6

้จากสมการที่ 14 และ 15 สามา<mark>รถท</mark>ำแบบจำลองพลวัติขอ<mark>งโซ่</mark>ส่งกำลังได้ดังนี้

$$J_{eq}\dot{\omega}_t = T_t - D_{eq}\omega_t - nT_g \qquad 3.37.7$$

เมื่อ

$$J_{eq} = J_t + n^2 J_g, D_{eq} = D_t + n^2 D_g$$
 3.37.8



รูปที่ 3.1<mark>8.8 ส่วนประกอบภายในเค</mark>รื่องกำเนิดไฟฟ้า

(ที่มา : Pitch Controller Design of Wind Turbine Based on Nonlinear PI/ PD Control, 2008)



รูปที่ 3.18.9 แบบจำลองไดนามิกของโซ่ส่งกำลัง (ที่มา : Pitch Controller Design of Wind Turbine Based on Nonlinear PI/ PD Control, 2008) การออกแบบตัวควบคุม (Design of Controller) เมื่อความเร็วลม (v) สูงกว่าระดับลมที่กำหนด ระบบต้องการการควบคุมระดับมุมพิชเพื่อถ่ายพลังงานออก และเปิดใช้งานความเร็ว (ω_t) เพื่อเข้า ใกล้ความเร็วที่กำหนด (ω_{rate}) หากการหน่วงความเฉื่อย (T_t) และ (T_b) ถูกละเลยโดยการปรับ พารามิเตอร์ควบคุมแรงบิดแม่เหล็กไฟฟ้า (T_g) และมุมพิช (β) สามารถประมาณเป็นค่า T_{g_ref} และ β_{ref}

$$T_{g} \approx T_{g_{ref}} = \frac{P_{rate}}{\omega_{g}} = \frac{P_{rate}}{n\omega_{t}}$$

$$\beta \approx \beta_{ref} = \left(K_{D}s + K_{p} + \frac{K_{1}}{s}\right)(\omega_{t} - \omega_{rate})$$
3.37.9

เมื่อ s คือ แฟกเตอร์ลาปลาซ (Laplace Factor) โดยสมการเชิงเส้นแรกถึงสุดท้ายจะสามารถเขียนสมการขนาดเล็กได้ดังนี้

$$\widetilde{T}_{t} = a\widetilde{\beta} + b\widetilde{\omega_{t}} + c\widetilde{v} + o(\widetilde{\beta}, \widetilde{\omega}_{t}, \widetilde{v})$$

$$3.37.10$$

$$\widetilde{T}_{g} \approx -\frac{P_{rate}}{\overline{\omega_{g}}^{2}} \widetilde{\omega_{g}} = -\frac{P_{rate}}{\overline{n\omega_{t}}^{2}} \widetilde{\omega_{t}}$$

$$3.37.11$$

$$\widetilde{\beta} \approx (K_{D}s + K_{p} + \frac{K_{1}}{c})$$

เมื่อ

$$a = \frac{\delta T_t}{\delta \beta} = \frac{\rho \pi R^2 \overline{V^3}}{2 \overline{\omega}_t} \frac{\delta C_p}{\delta \beta}$$
$$b = \frac{\delta T_t}{\delta \omega_t} = \frac{\rho \pi R^3 \overline{V^2}}{2 \overline{\omega}_t} \left(\frac{\delta C_p}{\delta \lambda} - \frac{\overline{C_p}}{\lambda}\right) \qquad 3.37.12$$
$$c = \frac{\delta T_t}{\delta \nu} = \frac{\rho \pi R^3 \overline{\nu}}{2} \left(\frac{3C_p}{\lambda} - \frac{\delta \overline{C_p}}{\delta \lambda}\right)$$

โดยที่ ~ และ – คือค่าสัญญาณขนาดเล็กและมีค่าเฉลี่ยลำดับที่ศูนย์ แต่มีลำดับที่สูงกว่าลำดับขนาด ที่เล็กที่สุด ในขณะเดียวกันจะเขียนสมการใหม่ได้ดังนี้

$$J_{eq}(\dot{\bar{\omega}}_t + \dot{\tilde{\omega}}_t) = \bar{T}_t + \tilde{T}_t - D_{eq}(\dot{\bar{\omega}}_t + \dot{\tilde{\omega}}_t) - n(\bar{T}_g + \tilde{T}_g) \qquad 3.37.13$$

โดยสามารถกำจัดค่าเฉลี่ยของสมการข้างต้นได้ดังนี้

$$\left[\frac{(J_{eq}-ak_D)s^2 + (D_{eq}-ak_p-b - (P_{rate}\sqrt{\omega_t^2}))s - ak_1}{s}\right]\widetilde{\omega}_t = C\widetilde{\mathcal{V}} \qquad 3.37.14$$

เนื่องจากมีค่า a < 0 สามารถเพิ่มความเฉื่อยของระบบได้ โดยทั่วไป k_D และ k_I จะไม่ถูกใช้พร้อม กันเนื่องจากมีผลตรงกันข้ามกับระบบ กล่าวคือ การควบคุมพีไอ (PI) หรือการควบคุมพีดี (PD) สามารถใช้ในการควบคุมระดับมุมพิชได้

การออกแบบตัวควบคุมพีไอแบ<mark>บไม่เชิง</mark>เส้น (Design of Nonlinear PI Controller) เมื่อ k_D = 0 และสมการข้างต้นมาเขียนใหม่ได้<mark>ดั</mark>งนี้

$$d(s)\widetilde{\omega_{t}} = \frac{c}{J_{eq}}s\widetilde{v}$$

$$3.37.15$$

$$d(s) = s^{2} + \frac{D_{eq} - ak_{p} - b - \left(P_{rate}\sqrt{\omega_{t}^{2}}\right) - ak_{p}}{J_{eq}}s + \frac{-ak_{1}}{J_{eq}}$$

โดยการเปรียบเทียบ d(s) กับระบบลำดับที่สองทั่วไป จะได้สมการให_้ม่ดังนี้

$$d(s) = s^{2} + 2\varsigma\omega_{n} + \omega_{n}^{2} \qquad 3.37.16$$

เมื่อนำความสัมพันธ์สมการข้างต้นมาเขียนใหม่ได้ดังนี้

$$\omega_{\rm n} = \sqrt{\frac{-\mathrm{ak}}{\mathrm{J}_{\rm eq}}}$$

3.37.17

$$\varsigma = \frac{D_{eq} - b - \left(P_{rate}\sqrt{\omega_t^2}\right) - ak_p}{2\sqrt{-ak_1 J_{eq}}}$$

รูปที่ 3.18.10 แสดงลักษณะแรงบิดของเกียร์เห็นได้ชัดว่ามีจุดสมดุลที่ A และ B สองจุดในระบบ สำหรับจุด B หากมีสิ่งรบกวนที่ทำให้เพิ่มความเร็วของโรเตอร์ แรงบิดของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าซิงโครนัส

62

แบบแม่เหล็กถาวร (PMSG) จะมากกว่าแรงบิดของกังหันลม หลังจากกำจัดสิ่งรบกวนแล้ว ความเร็ว ของโรเตอร์จะลดลง ด้วยวิธีเดียวกันนี้ เราสามารถยืนยันได้ว่าระบบจะกลับมาที่จุด B โดยสันนิษฐาน ว่ามีการรบกวนเล็กน้อยทำให้ความเร็วของโรเตอร์ลดลง ดังนั้นจุดทำงานที่ B จึงมีความเสถียรภาพ และสามารถยืนยันได้ว่าจุดที่ A ไม่เสถียรโดยวิธีสังเกตการณ์ได้ ดังนั้นตรงเฉพาะจุด B เท่านั้นที่เสถียร จุดสมดุล และช่วงของความเสถียรคือ $\omega_{\rm t} \geq \omega_{\rm A}$ ความชันของลักษณะแรงบิดของกังหันลม T_t คือ b และความชันของลักษณะแรงบิดของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าซิงโครนัสแบบแม่เหล็กถาวร (PMSG) nT_g คือ $-P_{rate}\sqrt{\omega_t^2}$ เมื่อระบบทำงานที่จุด B เราจะได้สมการ ด้านล่างและได้รูปที่ 3.18.10 ต่อไป

$$0 > -\frac{P_{rate}}{\bar{\omega}_{t}^{2}} > b$$
 3.37.18

โดยทั่วไปแล้ว D_{eq} เป็นค่าที่ไม่รู้จัก จา<mark>กสมการ</mark>ข้างต้นเมื่อนำอัตราส่วน **ς** เราจะได้สมการใหม่ ดังต่อไปนี้

$$\varsigma > \frac{-ak_p}{\sqrt[2]{-ak_1 J_{eq}}}$$
 3.37.19

เมื่อนำ $\frac{-ak_p}{\sqrt[2]{-ak_IJ_{eq}}}=\in\geq 1$ จะได้สมการดังต่อไปนี้

$$-ak_p = k_p$$

3.37.20

$$-ak_I = J_{eq}\omega_n^2$$



รูปที่ 3<mark>.1</mark>8.10 ลักษณ<mark>ะแรง</mark>บิดของโรเตอร์

(ที่มา : Pitch Controller Design of Wind Turbine Based on Nonlinear PI/

PD Control, 2008)

พารามิเตอร์อัตราส่วนการหน่วง ζ และ PI จะเป็นไปตาม $\zeta > \epsilon$ และ $K_p^2 = 4K_1 J_{eq} \epsilon^2$ ดังนั้น พารามิเตอร์ KP และ KI ถู<mark>กก</mark>ำห<mark>นดโดย</mark>

 $K_p=2J_{eq}\omega_n\epsilon$ $K_1=J_{eq}\omega_n^2$ โดยสมมติฐานของ $K_p=\eta_I K_I$ และสมการสามารถเขียนได้ใหม่ดังนี้

3.37.21

$$\omega_n = \frac{2\epsilon}{\eta_I}$$

$$K_p = \frac{4J_{eq}\epsilon^2}{\eta_I}$$

$$K_I = \frac{4J_{eq}\epsilon^2}{\eta_I^2}$$
3.37.22

การออกแบบตัวควบคุมพีดีแบบไม่เชิงเส้น (Design of Nonlinear PD Controller) ความเฉื่อยมี ความสามารถในการป้องกันการเปลี่ยนแปลงของความถี่ในระบบ การสั่นของความถี่ต่ำและการสั่น ของโรเตอร์ของระบบสามารถระงับได้โดยการเพิ่มความเฉื่อย ดังนั้นการควบคุมพีดีที่ทำให้แรงเฉื่อย เสมือนสำหรับระบบมักใช้กับระบบความเฉื่อยขนาดเล็กและสถานการณ์ที่ต้องฉีดเข้าไปในความเฉื่อย ในทำนองเดียวกัน เมื่อ *kl* = 0 สมการนี้สามารถเขียนใหม่ได้เป็น

$$\left[\left(J_{eq} - ak_D \right) s + \left(D_{eq} - b - \frac{P_{rate}}{\overline{\omega_t^2}} - ak_p \right) \right] \widetilde{\omega_t} = c \widetilde{\nu} \qquad 3.37.23$$



รูปที่ 3.18.11 การควบคุมระดับมุมพืชตามตัวควบคุม PI หรือ PD แบบไม่เชิงเส้น (ที่มา : Pitch Controller Design of Wind Turbine Based on Nonlinear PI/ PD Control, 2008)

ถ้า $D_{eq}-b-P_{rate}\sqrt{\omega_t^2}$.ในสมการนี้จะนำไปเป็นใส่ในฟังก์ชันการถ่ายโอน $G_{v\omega}$ ถูกกำหนด โดย

$$G_{\nu\omega}(s) = \frac{\tilde{\nu}(s)}{\tilde{\omega}(s)} \approx \frac{c}{-ak_p} G_0(s)$$

$$G_0(s) = \frac{1}{\left(\frac{J_{eq} - ak_D}{-ak_p}\right)s + 1}$$
3.37.24

โดย

$$-ak_p = K_p$$

$$3.37.25$$

$$-ak_p = K_p$$

และ $K_D = \eta_D J_{eq}$ โดยพารามิเตอร์ของ K_p คือ

$$K_{p} = (J_{eq} + K_{D})BW = (1 + \eta_{D})J_{eq}BW$$
 3.37.26

โดยที่ BW คือแบนด์วิดท์ (Band width)ของ $G_0(s)$

โดยทั่วไป เราเก็บ KD และ KP (KI และ KP) คงที่และสร้าง -1/a เป็นตารางขยายแบบไม่เชิงเส้น ใน ขณะเดียวกัน คำนึงถึงขีดจำกัดของอัตราพิชและมุมของตัวแปร และการควบคุมพิชตามตัวควบคุม PI หรือ PD แบบไม่เชิงเส้นจะแสดงในรูปที่ 3.18.11

ตารางอัตราการขยายแบบไม่เชิงเส้น (Nonlinear Gain Table) เห็นได้ชัดว่าความเร็วลม v ความเร็วโรเตอร์ของกังหันลม ω_t และมุมพิช eta ทั้งหมดสามารถส่งผลต่อการเพิ่มแบบไม่เชิงเส้น A ดังสมการด้านล่าง แต่ความไวของระบบต่อมุมพิชนั้นมากกว่าปัจจัยอื่น ๆ เมื่อระบบทำงานที่จุด ทำงานที่กำหนด $\omega_t = \omega_{rate}$ และ $T_t = T_{rate}$ ความสัมพันธ์ระหว่าง $_{\vee}$ และ $m{ extsf{ heta}}$ คือ

$$\frac{\pi \rho R^2 C_p(\overline{\beta}, ((R\overline{\nu})/\omega_{rate}))\overline{\nu^3}}{2\omega_{rate}} = T_{rate} \qquad 3.37.27$$

โดยทั่วไป เกนแบบไม่เชิงเส้น a ขึ้นกับมุม^{ู่}พิช B เ<mark>ท่</mark>านั้น กระบวนการคำนวณของเกนแบบไม่เชิงเส้น แสดงในรูปที่ 3.18.12 และพารามิเ<mark>ตอ</mark>ร์ของ *WECS* แสดงในตารางที่ 1 ในทางปฏิบัติ ฟังก์ชัน C_P(β, A) สามารถรับได้โดยการปรับ<mark>ข้อม</mark>ูลให้พอดีเ<mark>ท่านั้</mark>น และข้อมูลเหล่านี้สำหรับการติดตั้งจะถูก ้สร้างขึ้นโดยซอฟแวร์ (Bladed S<mark>oftw</mark>are) เพื่อตรวจส<mark>อบค</mark>วามถูกต้องของอัลกอริทึมที่แสดงในรูปที่ 3.18.11 จะใช้สูตรเชิงประจักษ์ของ C_P

$$C_{\rm p}(\beta,\lambda) = 0.5176 \left(\frac{116}{\lambda_{\rm m}} - 0.4\beta - 5\right) e^{-\left(\frac{21}{\lambda_{\rm m}}\right)} + 0.0068\lambda$$
3.37.28

$$\frac{1}{\lambda_m} = \frac{1}{\lambda + 0.08\beta} - \frac{0.035}{\beta^3 + 1}$$

อนุพันธ์ย่อยของสูตรด้านบนคือ

$$\frac{\delta C_{p}}{\delta \beta} = 0.5176e^{-(21/\lambda_{m})} \left[116\frac{\delta(\frac{1}{\lambda_{m}})}{\delta \beta} - 0.4 - 21\frac{\delta(\frac{1}{\lambda_{m}})}{\delta \beta}(\frac{116}{\lambda_{m}} - 0.4\beta - 5)\right]$$

$$\frac{\delta(1/\lambda_{m})}{\delta \beta} = \frac{-0.08}{(\lambda + 0.08\beta)^{2}} + \frac{0.105\beta^{2}}{(\beta^{3} + 1)^{2}}$$
3.37.29

้ค่าจริงของ a สามารถคำนวณได้จากสมการด้านบน แสดงค่าที่คำนวณและค่าความจริงของ ้อัตราขยายแบบไม่เชิงเส้นที่ความเร็วลมต่างกัน จากสมการด้านบน ค่าที่คำนวณได้ของ a นั้นใกล้เคียง กับค่าความจริงของ a มาก ดังนั้นอัลกอริธึมที่แสดงดังรูปด้านบน ค่าต่ำสุดของ eta=2.21 เหนือลม ที่กำหนด และความสัมพันธ์ระหว่าง -1/a, eta แสดงไว้ดังรูปด้านล่างนี้ และอัตราขยายของ -1/a คือ



รูปที่ 3.18.12 การคำนวณอัตราการขยายแบบไม่เชิงเส้น A (ที่มา : Pitch Controller Design of Wind Turbine Based on Nonlinear PI/ PD Control, 2008)

$$9.37 \times 10^{-6}\beta + 5.79 \times 10^{-7}$$
 $2.21 \le \beta \le 4.2 - \frac{1}{a(\beta)}$
3.37.30

 $3.5 \times 10^{-8} \beta^2 - 2.54 \times 10^{-6} \beta + 4.99 \times 10^{-5} \qquad 4.2 \le \beta \le 33.29$



รูปที่ 3.18.13 เส้นโคงที่เหมาะสมและข้อมูลข้างต้น (ที่มา : Pitch Controller Design of Wind Turbine Based on Nonlinear PI/PD Control, 2008) 2008)

3.7 ตัวสังเกตสถานะ (State - observer)

ตัวสังเกตการณ์สถานะเชิงเส้นหรือที่เรียกว่า ตัวสังเกตการณ์ของลุงเบอร์เกอร์ (Luenberger Observer) มีการทำงานเกี่ยวกับวิธีสังเกตสถานะมามากมาย ดังนั้นระบบพลวัต (Dynamic system) ที่สมการสถานะที่สามารถตรวจจับได้ถูกออกแบบมาเพื่อให้วัดค่าสถานะต่าง ๆ พร้อมกันแบบเชิงเส้น กำกับ (Asymptotically) ซึ่งได้สมการดังนี้ (John Willry, 2007)

$$\dot{x}(t) = Ax(t) + Bu(t)$$

$$y(t) = Cx(t)$$
(3.38)

โดยที่ *x*(0) = *x*₀

สำหรับสมการสถานะเชิงเส้นเอ็นไดเมนชั่น (n - dimension) จะกำหนดตัวสังเกตสถานะเชิงเส้นเป็น สมการสถานะเชิงเส้นเอ็นไดเมนชั่น จะยอมรับค่า *u*(*t*) และ *y*(*t*) เป็นอินพุตและสถานะของมัน แสดงถึงค่าประมาณของ *x*(*t*) ตัวสังเกตสถานะจะมีสมมุติฐานดังนี้

$$\dot{\hat{x}}(t) = A\hat{x}(t) + Bu(t) + L[y(t) - \hat{y}(t)]$$

$$\hat{y}(t) = C\hat{x}(t)$$
(3.39)

โดยที่ $\hat{x}(0) = \hat{x}_0$

จากสมการตัวสังเกตสถานะที่ 3.39 โดยความผิดพลาดของ $y(t) - \hat{y}(t)$ ที่เข้าสู่การ เปลี่ยนแปลงผ่านตัวสังเกตสถานะ $n \times p$ เมทริกซ์ L จากค่าความผิดพลาด (Error) นี้มีวัตถุประสงค์ เพื่อให้ได้ค่าประมาณ $\hat{x}(t)$ ไปยังค่าสถานะจริง x(t) เมื่อเวลาผ่านไปการสำรวจปัญหาการลู่เข้าที่ สำคัญนี้จะกำหนดข้อผิดพลาดในการประมาณการ $\tilde{x}(t) = x(t) - \hat{x}(t)$ ในรูปแบบของการ เปลี่ยนแปลงข้อผิดพลาด

สถานะเริ่มต้นคือ $\tilde{x}(0) = x(0) - \hat{x}(0) = x_0 - \hat{x}_0$ ตั้งแต่ตัวพลวัตของข้อผิดพลาดสามารถ ระบุสมการสถานะเชิงเส้นที่แบบเดียวกัน ถ้าตัวสังเกตสถานะเริ่มต้นโดย $\hat{x}(0) = \hat{x}_0 = x_0$ เพื่อทำให้ ข้อผิดพลาดเริ่มแรกเป็นศูนย์จึงได้ $\hat{x}(0) = 0, \tilde{x}(t) = 0$ และ $\hat{x}(t) = x(t)$

$$\dot{\tilde{x}}(t) = \dot{x}(t) - \dot{\tilde{x}}(t) = [Ax(t) + Bu(t)] - [A\hat{x}(t) + Bu(t) + L(y(t) - \hat{y}(t))] = Ax(t) - A\hat{x}(t) - L[Cx(t) - C\hat{x}(t)]$$
(3.40)
$$= A\tilde{x}(t) - LC\tilde{x}(t) = (A - LC)\tilde{x}(t)$$

เมื่อ $t \ge 0$ สมการที่ 3.40, $x(0) = x_0$ เราคงไม่ทราบแน่ชัดและไม่สามารถบรรลุการ ประมาณค่าที่สมบูรณ์ได้ ดังนั้นเราจึงกำหนดขนาด (size) ในการสร้างการประมาณการรวมกันของ รูปแบบเชิงเส้นกำกับ (Asymptotically) กับข้อผิดพลาดพื้นฐานใด ๆ ความสัมพันธ์กับองค์ประกอบ ของข้อผิดพลาดจะมีเสถียรภาพ ถ้าเมทริกซ์ A - LC ที่แสดงถึงข้อผิดพลาดแบบพลวัต (Dynamic error) มีค่าลักษณะเฉพาะ (Eigenvalue) เป็นค่าลบของส่วนจริง ซึ่งมีเงื่อนไขของค่าลักษณะเฉพาะนี้ ขึ้นอยู่กับอัตราการเพิ่มขึ้นของเวกเตอร์ตัวสังเกตสถานะ L ส่วนเมทริกซ์ L จะใช้การคำนวณ ของอัคเคอร์แมน (Ackerman's formula) ซึ่งจะใช้การสังเกตการณ์ของ (A, C) กลยุทธ์แรกคือการ นำผลลัพธ์ของเราไปใช้คู่กับการควบคุม (A^T, C^T) และได้รับ $\left[\alpha(A^T)\right]^T = \alpha(A)$ เพื่อเขียน สมการ



รูปที่ 3.19 ไดอะแกรมของตัวสังเกตสถานะ



รูปที่ 3.20 ราย<mark>ละเ</mark>อียดไดอะ<mark>แก</mark>รมของตัวสังเกตสถานะ

การควบคุมการป้อนกลับ (State feedback control law) จากสมการที่ 3.38 เป็นการแสดงถึง ระบบวงเปิดหรือแพลนส์ที่จะควบคุม โดยมุ่งเน้นไปที่การใช้กฎการควบคุมการป้อนกลับของรูปแบบนี้

$$u(t) = -Kx(t) + r(t)$$
 (3.42)

โดยมีเป้าหมายเพื่อให้บร<mark>รลุคุณสมบัติการทำง</mark>านที่ต้องการสำห<mark>รับสม</mark>การสถานะวงปิด

$\dot{x}(t) = (A - Bk)x(t) + Br(t)$ (3.43)

ผลของการตอบรับสถานะบนแผนภาพบล็อกวงเปิดของรูปที่ 3.21 ส่วนกฎการควบคุมการป้อนกลับ ของสถานะ มีคุณลักษณะของข้อเสนอแนะสถานะคงที่ K ของเมทริกซ์ m x n และอินพุตอ้างอิง ภายนอกใหม่ r(t) จำเป็นต้องมีมิติเดียวกัน m x 1 เป็นอินพุตลูปเปิด u(t) เช่นเดียวกับหน่วย กายภาพเดียวกัน



รูปที่ 3.21 แผนภา<mark>พบล็อกว</mark>งเปิดของตัวสังเกตสถานะ (ที่มา : Wiley Lin<mark>ea</mark>r stat<mark>e</mark>-space control system)



รูปที่ 3.22 แผนภาพบล็อกวงปิดของตัวสังเกตสถานะ (ที่มา : Wiley Linear state-space control system)

กฎการควบคุมข้อเสนอแนะของแพลนส์เพื่อรวมเมทริกซ์ตัวเลขที่คูณอินพุตอ้างอิง กฎการควบคุม ข้อเสนอแนะของแพลนส์ สามารถเขียนในรูปของส่วนประกอบสเกลาร์เป็น

$$\begin{bmatrix} u_{1}(t) \\ u_{2}(t) \\ \vdots \\ u_{m}(t) \end{bmatrix} = - \begin{bmatrix} k_{11} & k_{12} & \cdots & k_{1n} \\ k_{21} & k_{22} & \cdots & k_{2n} \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ k_{m1} & k_{m2} & \cdots & k_{mn} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_{1}(t) \\ x_{2}(t) \\ \vdots \\ x_{n}(t) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} r_{1}(t) \\ r_{2}(t) \\ \vdots \\ r_{m}(t) \end{bmatrix}$$
(3.44)

สำหรับกรณีอินพุตเดี่ยวเอาต์พุตเดี่ยวค่าตอบรับ K คือ 1 x n คือเวกเตอร์แถว อินพุตอ้างอิง r(t)เป็นสัญญาณสเกลาร์และสถานะของกฎการควบคุมข้อเสนอมีรูปแบบดังนี้

$$u(t) = -[k_1 k_2 \cdots k_n] \begin{bmatrix} x_1(t) \\ x_2(t) \\ \vdots \\ x_n(t) \end{bmatrix} + r(t)$$

= $-k_1 x_1(t) - k_2 x_2(t) - \cdots - k_n x_n(t) + r(t)$ (3.45)

หากไม่มีอินพุตอ้างอิงภายนอกกฎการ<mark>คว</mark>บคุมป้อน<mark>กลับ</mark>ของแพลนส์เรียกว่าตัวควบคุมที่ออกแบบมา ้เพื่อตอบสนองชั่วคราว สำหรับเงื่อนไขเริ่มต้นที่ไม่ใช่ศูนย์หรือลดสัญญาณรบกวนเพื่อรักษาสภาวะ ้สมดุล $\widetilde{x}=0$ นอกเหนือจากควา<mark>มเส</mark>ถียรของวงปิด ซึ่งก<mark>ำหน</mark>ดให้เมทริกซ์พลวัตของระบบวงปิด A-BK ้มีค่าลักษณะเฉพาะของส่วนจริงที่เป็นลบ เรามักจะสนใจในส่วนอื่น ๆ ลักษณะของการตอบสนอง ้ชั่วคราวของวงปิดเช่นเวลาเพิ่มขึ้น ก่อนเราตรวจสอบขอบเขตที่ข้อเสนอแนะของค่าเฉพาะจะมี ้อิทธิพลต่อวงปิด ค่าลักษ<mark>ณะเ</mark>ฉพ<mark>าะจะตร</mark>วจสอบหัวข้อที่เกี่ย</mark>วข้อ<mark>งกับ</mark>การตอบสนองชั่วคราวก่อน จะมี ้ประสิทธิภาพของระบบควบคุมป้อนกลับที่มักจะนำมาใช้ในหัวข้อนี้ ในสถานะพื้นที่ เราพยายามที่แปล ้ลักษณะการตอบสนองชั่<mark>วคราวที่ต้องการเป็นข้อกำหนดเกี่ยวกับ</mark>ค่าลักษณะเฉพาะของระบบซึ่ง ใกล้เคียงกัน ที่เกี่ยวข้องกับเ<mark>สาฟังก์ชันการถ่ายโอน การ</mark>ระบุลักษณะการทำงานของระบบวงปิดที่ ้ต้องการผ่านการเลือกค่าลักษณะ<mark>เฉพาะเรียกว่าการสร้าง</mark>การตอบสนองแบบพลวัต ซึ่งวิศวกรมักใช้ ระบบควบคุมลำดับที่หนึ่งและสอง เป็นค่าประมาณในกระบวนการออกแบบพร้อมกับเกณฑ์ที่แสดงให้ เห็นถึงการประมาณดังกล่าวสำหรับระบบลำดับที่สูงกว่า โดยรูปที่ 3.23 แสดงถึงการตอบสนอง ้ขั้นตอนของหน่วยของระบบลำดับที่หนึ่งถึงสี่ สำหรับระบบลำดับที่หนึ่ง สามารถบรรลุค่าชั่วคราวที่ ต้องการได้ โดยการระบุค่าลักษณะเฉพาะเดี่ยวในรูปที่ 3.23 ทางด้านซ้าย แสดงการตอบสนอง ้ขั้นตอนระบบมาตรฐานลำดับหนึ่ง ระบบลำดับแรกที่เสถียรทั้งหมดที่ขับเคลื่อนด้วยอินพุตขั้นตอนของ หน่วยจะทำงานในลักษณะนี้โดยมีการตอบสนองชั่วคราวที่ควบคุมโดยเลขชี้กำลังที่สลายตัวเดียวซึ่ง เกี่ยวข้องกับค่าคงที่ของเวลา au หลังจากค่าคงที่สามครั้งการตอบสนองขั้นตอนของหน่วยลำดับที่หนึ่ง ้จะอยู่ภายใน 95 เปอร์เซ็นต์ของค่าคงที่ ค่าคงที่ของเวลาที่น้อยกว่าจะตอบสนองได้เร็วกว่าในขณะที่ ้ค่าคงที่ของเวลาที่มากขึ้นจะตอบสนองช้ากว่า เกี่ยวกับการระบุเวลาที่ต้องการค่าคงที่พหุนามลักษณะ เฉพาะที่เกี่ยวข้องคือ

$$\lambda + \frac{1}{\lambda}$$
 ແລະ $\lambda_1 = -\frac{1}{\tau}$ (3.46)



รูปที่ 3.23 ผลตอบสนองของระบบลำดับที่หนึ่งถึงลำดับที่สี่ (ที่มา : Wiley Linear state-space control system)

สำหรับระบบลำดับที่สอง สามารถบรรลุพฤติกรรมชั่วคราวที่ต้องการได้ผ่านการระบุค่า ลักษณะเฉพาะคู่หนึ่ง เพื่อเป็นตัวอย่างเราพิจารณาเส้นตรงระบบกลไกการแปลง โดยใช้แรงกระทำ f(t) เป็นอินพุตและการกระจัดมวล y (t) เป็นเอาต์พุต เราระบุสิ่งนี้ด้วยระบบลำดับที่สองมาตรฐาน โดยการกำหนดใหม่อินพุตผ่าน u(t) = f(t)/k อินพุตใหม่ u (t) สามารถตีความได้ว่าเป็นการ กระจัดตามคำสั่ง สิ่งนี้จะทำให้ค่าสถานะคงที่ของการตอบสนองขั้นตอนหน่วยเป็นปกติเป็น 1.0 ด้วย การเปลี่ยนแปลงนี้สมการสถานะจะกลายเป็น

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_{1}(t) \\ x_{2}(t) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ -\frac{k}{m} & -\frac{c}{m} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_{1}(t) \\ x_{2}(t) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ \frac{k}{m} \end{bmatrix} u(t)$$

$$y(t) = \begin{bmatrix} 1 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_{1}(t) \\ x_{2}(t) \end{bmatrix}$$

$$(3.47)$$

ด้วยฟังก์ชันการถ่ายโอนที่เกี่ยวข้องนี้คือ

$$H(s) = \frac{\frac{k}{m}}{s^2 + \frac{c}{m}s + \frac{k}{m}}$$
(3.48)

เราเปรียบเทียบสิ่งนี้กับฟังก์ชันการถ่ายโอนลำดับที่สองกล่าวคือ

$$\frac{\omega_n^2}{s^2 + 2\varepsilon\omega_n + \omega_n^2} \tag{3.49}$$

ซึ่ง *E* คืออัตราส่วนการทำให้หมาด ๆ แบบไม่มีหน่วยและ ω_n คือความถี่พื้นฐานที่ยังไม่ได้ดูดซับใน หน่วยเรเดียนต่อวินาที สิ่งนี้นำไปสู่ความสัมพั<mark>นธ์</mark>

$$\varepsilon = rac{c}{2\sqrt{km}}$$
 use $\omega_n = \sqrt{rac{k}{m}}$ (3.50)

ดังนั้นพหุนามลักษณะเฉพาะคือ

$$\lambda^{2} + \frac{c}{m}\lambda + \frac{k}{m} = \lambda^{2} + 2\varepsilon\omega_{n}\lambda + \omega_{n}^{2}$$
(3.51)

ซึ่งค่าลักษณะเฉพาะคือ

$$\lambda_{1,2} = -\varepsilon \omega_n \pm \omega_n \sqrt{\varepsilon^2 - 1}$$
(3.52)

เพื่อศึกษาการความสัมพันธ์ระหว่างค่าลักษณะเฉพาะเหล่านี้กับการตอบสนองชั่วคราวของระบบระบุ กรณีที่แตกต่างกัน 5 กรณีซึ่งกำหนดโดยอัตราส่วนการทำให้ไร้มิติ *E* สำหรับความถี่พื้นฐานที่ไม่ได้รับ การคงที่ ω_n ต่อไปจะอธิบายถึงลักษณะการตอบสนองของขั้นตอนกับค่าลักษณะเฉพาะของระบบ สำหรับกรณีเหล่านี้น่าสนใจตรงที่ค่าความเข้มต่ำมีลักษณะโดยที่ $0 < \varepsilon < 1$ ในกรณีนี้ค่า ลักษณะเฉพาะคอนจูเกตเชิงซ้อนโดยให้

$$\lambda_{1,2} = -\varepsilon \omega_n \pm j \omega_d \tag{3.53}$$

ซึ่ง $\omega_d = \omega_n \sqrt{1-arepsilon^2}$ คือความถี่พื้นฐานที่ลดลงในหน่วยเรเดียนต่อวินาที การตอบสนองขั้นตอน หน่วยสำหรับระบบลำดับที่สองในแบบนี้คือ

$$y(t) = 1 - \frac{e^{-\varepsilon \omega_n t}}{\sqrt{1 - \varepsilon^2}} \sin(\omega_d t + \theta)$$
(3.54)

ซึ่งมุมเฟสถูกกำหนดโดย $\theta = \cos^{-1}(\varepsilon)$ จึงถูกอ้างอิงถึงเป็นมุมลดแรงการกระทำ การตอบสนอง ส่วนนี้มีส่วนประกอบของรูปแบบไซน์ควบคุมโดยความถี่พื้นฐานที่ลดลง ซึ่งถูกลดลงโดยเลขชี้กำลังที่ เกี่ยวข้องกับค่าลบของค่าลักษณะเฉพาะการตอบสนองประเภทนี้เป็นดังรูปที่ 3.24 สำหรับกรณีที่มี การหน่วงค่าต่ำจะมีลักษณะการทำงานหลักสี่ประการ (ดูรูปที่ 3.24) ที่เกี่ยวข้องกับการตอบสนอง ขั้นตอนของหน่วยซึ่งอาจเกี่ยวข้องโดยตรงหรือโดยประมาณกับอัตราส่วนการทำให้ ความถี่พืนฐานที่ ไม่ได้รับการดูดซึม คำจำกัดความและสูตรของคุณลักษณะด้านประสิทธิภาพมีอยู่ในทฤษฎีของดอฟ และบิช็อป (Dolf and Bishop 2005) เมื่อเวลาเพิ่มมากขึ้น t_R เมื่อเวลาผ่านไประหว่างการ ตอบสนองครั้งแรกถึง 10 เปอร์เซ็นของค่าสถานะคงที่จนถึงเวลาที่การตอบสนองครั้งแรกถึง 90 เปอร์ เซ็นของค่าสถานะคงที่ สำหรับอัตราส่วนการทำให้ช่วงเวลา $0.3 < \varepsilon < 0.8$ ให้เพิ่มขึ้นดังนั้นเวลา สามารถประมาณได้โดย

$$t_R = \frac{2.16\varepsilon + 0.6}{\omega_n} \tag{3.55}$$

เวลาสูงสุดของ t_P คือเวลาที่ถึงค่าตอบสนองสูงสุดและได้รับอย่างแน่นอน

$$t_P = \frac{\pi}{\omega_n \sqrt{1 - \varepsilon^2}} = \frac{\pi}{\omega_d}$$
(3.56)



รูปที่ 3.24 ผลการตอบสนองจากบทความที่กล่าวมา (ที่มา : Wiley Linear state-space control system) เปอร์เซ็นต์การโอเวอร์ชูตของพีโอ (PO) แสดงลักษณะความสัมพันธ์ระหว่างค่าสูงสุดและค่าสถานะ คงที่ตามสมการต่อไปนี้

$$PO = \frac{peak \ value - steady - state \ value}{stead - state \ value} \times 100\%$$
(3.56)

และสามารถคำนวณได้อย่างแน่นอนและถูกต้องดังสมการต่อไปนี้

$$PO = 100e^{-\varepsilon\pi/\sqrt{1-\varepsilon^2}} \tag{3.57}$$

โดยทั่วไปการกำหนดเวลา (t_s) จะถูกกำหนดใ<mark>ห้เป็</mark>นเวลาที่การตอบสนองเข้าสู่และยังคงอยู่ภายในแถบ ± 2 เปอร์เซ็นต์เกี่ยวกับค่าสถานะคงที่และ<mark>สามารถ</mark>ประมาณได้โดย

$$t_s \cong \frac{4}{\varepsilon \omega_n} \tag{3.58}$$

ความรวดเร็วของการตอบสนองสัมพันธ์กับเวลาที่เพิ่มขึ้นและเวลาสูงสุด ความเบี่ยงเบนระหว่างการ ตอบสนองและค่าสถานะคงที่นั้นสัมพันธ์กับเปอร์เซ็นต์การโอเวอร์ชูตและเวลาในการตั้งค่า

3.8 การควบคุมแบบทำนาย (Model predictive control)

กฎการควบคุมการคาดการณ์แบบมีองค์ประกอบพื้นฐานของการทำนายการปรับให้ เหมาะสมและการใช้ขอบเขต โดยสามารถสรุปได้ดังนี้

3.8.1 การท<mark>ำนาย</mark> (Prediction)

Jh

การควบ<mark>คุมการ</mark>คาดการณ์ในอนาคตของพล<mark>านต์ (</mark>Plant) จะได้รับการคาดการณ์โดย ใช้แบบพลวัต (Dynamic) ในส<mark>่วนนี้เกี่ยวข้องกับกรณีเวลาที่ไม่ต่อ</mark>เนื่องของระบบเชิงเส้นกับ ปริภูมิสถานะ(State-space) โดยสามารถเขียนสมการที่เกี่ยวข้องได้ดังนี้ (Mark Cannon, 2016)

$$x(k+1) = Ax(k) + Bu(k)$$
 (3.59)

โดยที่ *x*(*k*) และ *u*(*k*) เป็นสถานะของแบบจำลองและเวกเตอร์อินพุตที่มีการสุ่มตัวอย่างเคทีเฮซ (kth) และการรับลำดับการป้อนข้อมูลที่คาดการณ์ ไว้ลำดับที่สอดคล้องกันของการทำนายสถานะถูก สร้างขึ้นโดยการจำลองโมเดลในอนาคต การทำนายของช่วงการสุ่มตัวอย่างเอ็น (N) เพื่อความ สะดวกสบายลำดับเหล่านี้ที่คาดการณ์มักจะถูกซ้อนกันเป็นเวกเตอร์ *u*,*x* โดยนิยามได้ดังนี้

$$u(\mathbf{k}) = \begin{bmatrix} u(\mathbf{k} | \mathbf{k}) \\ u(\mathbf{k}+1 | \mathbf{k}) \\ \vdots \\ u(\mathbf{k}+N-1 | \mathbf{k}) \end{bmatrix}, \quad x(\mathbf{k}) = \begin{bmatrix} x(\mathbf{k}+1 | \mathbf{k}) \\ x(\mathbf{k}+2 | \mathbf{k}) \\ \vdots \\ x(\mathbf{k}+N | \mathbf{k}) \end{bmatrix}$$
(3.60)

โดยที่ u(k+i|k) และ z(k+i|k) หมายถึงสถานะเวกเตอร์ที่เวลา k+i ที่คาดการณ์ไว้ในเวลา k และ x(k+i|k) จึงพัฒนาไปตามแบบจำลองการทำนายได้ดังนี้

$$x(k+i+1|k) = Ax(k+i|k) + Bu(k+i|k) : i = 0,1,...$$
(3.61)

้โดยมีเงื่อนไขเริ่มต้น (ที่จุดเริ่มต้นของการทำ<mark>นายแก</mark>นแนวนอน) ที่กำหนดไว้ดังนี้

$$x(k \mid k) = x(k) \tag{3.62}$$

3.8.2 การหาค่าเหมาะสมที่สุดของการท<mark>ำนา</mark>ย (Optimization)

กฎการควบคุมการป้อนกลับของการ<mark>ทำน</mark>ายจะถูกคำนวณโดยการย่อให้เล็กสุดที่ คาดการณ์ไว้ และกำหนดไว้ในแง่ของลำดับที่คาดการณ์ไว้ *น*, *x* หลักสูตรนี้เกี่ยวข้องกับกรณีขอบค่า ความคลาดเคลื่อนกำลังสอง ที่มีการคาดการณ์โดยมีรูปแบบทั่วไปดังนี้

$$I(k) = \sum_{i=0}^{N} \left[x^{T}(k+i|k)Qx(k+i|k) + u^{T}(k+i|k)Ru(k+i|k) \right]$$
(3.63)

เมื่อ Q, R เป็นเมทริกซ์ที่มีจุดประสงค์แน่นอน (Definite matrices) โดย Q อาจจะเป็นเมทริกซ์ที่ ไม่มีจุดประสงค์แน่นอนหรือกึ่งชัดเจน (Semi-definite metrices) เห็นได้ชัดเจนว่า J(k) เป็น ฟังก์ชันของ u(k) และลำดับการป้อนข้อมูลที่เหมาะสมที่สุดสำหรับปัญหาการลดขนาด J(k) คือ $u^*(k)$

$$u^*(k) = \arg\min_{u} J(k) \tag{3.64}$$

ถ้าพลานต์ (Plant) มีข้อจำกัดด้านอินพุตและสถานะ สิ่งเหล่านี้อาจรวมอยู่ในการเพิ่มประสิทธิภาพ เป็นข้อจำกัดที่เทียบเท่ากับ *u*(*k*) เมื่อนำสมการที่ 3.46 มาเขียนสมการในรูปแบบของการทำนาย ทั่วไป (General quadratic cost) ดังนั้นจะได้สมการดังนี้

$$J(k) = \sum_{i=0}^{N} \left[x^{T}(k+i|k)Qx(k+i|k) + u^{T}(k+i|k)Ru(k+i|k) \right]$$
(3.65)

โดยที่ u(k+N|k) จะถูกละเว้นจากสมการที่ 3.48 เนื่องจากไม่มีค่าอื่นใน J(k) ที่ขึ้นอยู่กับ u(k+N|k) นอกจากนี้ยังสามารถใช้เมทริกซ์คิว (Matrix: \overline{Q}) ที่ต่างกัน ในสมการที่เกี่ยวข้องกับ สถานะที่คาดการณ์ของ x(k+N|k) โดยจะเลือกค่าเหมาะสมสำหรับ \overline{Q} นี้จะช่วยให้ค่ามีมากกว่า การคาดการณ์ที่ไม่มีสิ้นสุดใน J(k) สามารถเขียนลำดับของสถานะที่คาดการณ์ไว้ซึ่งถูกสร้างขึ้นโดย โมเดลปริภูมิสถานะเซิงเส้น (Linear state-space model) โดยใช้การป้อนลำดับ u(k) ซึ่งจะได้ สมการดังนี้

$$\begin{aligned}
x(k | k) &= x(k) \\
x(k+1 | k) &= Ax(k) + Bu(k | k) \\
x(k+2 | k) &= A^{2}x(k) + ABu(k | k) + Bu(k+1 | k) \\
&\vdots \end{aligned}$$
(3.66)

$$x(k+i | k) = A^{i}x(k) + C_{i}u(k), i = 0, ..., N$$

จากสมการข้างต้นจะสามารถเปลี่ยนรูปสมการได้ดังนี้

$$x(k) = Mx(k) + Cu(k), M = \begin{bmatrix} A \\ A^2 \\ \vdots \\ A^N \end{bmatrix}$$
(3.67)

โดย C คือเมทริกซ์คอนโวลูชัน (Convolution matrix) กับแถวที่ C_i โดยกำหนดให้

$$C = \begin{bmatrix} B & 0 & \cdots & 0 \\ AB & B & \cdots & 0 \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ A^{N-1}B & A^{N-2}B & \cdots & B \end{bmatrix}$$
(3.68)

โดยที่ $C_0 = 0$ $C_i =$ ลำดับแถวที่ i ของเมทริกซ์ C เมื่อแทนที่ด้วย x(k+i|k)ในสมการที่ 3.48 จะได้สมการใหม่ดังนี้

$$J(k) = u^{T}(k)Hu(k) + 2x^{T}(k)F^{T}u(k) + x^{T}(k)Gx(k)$$
(3.69)

โดยที่ $H = C^T \tilde{Q} C + \tilde{R}$, $F = C^T \tilde{Q} M$ และ $G = M^T \tilde{Q} M + Q$

$$\tilde{Q} = \begin{bmatrix} Q & 0 & \cdots & 0 \\ 0 & \ddots & & \vdots \\ \vdots & Q & 0 \\ 0 & \cdots & 0 & \overline{Q} \end{bmatrix}, \tilde{R} = \begin{bmatrix} R & 0 & \cdots & 0 \\ 0 & \ddots & & \vdots \\ \vdots & R & 0 \\ 0 & \cdots & 0 & R \end{bmatrix}$$



รูปที่ 3.25 ผลตอบสนองการควบคุมเชิงเส้นของ MPC (ที่มา : C21 Model Predictive Control)

เมื่อระบบที่เราทำการศึกษาไม่มีความเสถียรภาพ จึงทำให้ต้องมีการปรับค่าต่าง ๆ จาก สมการข้างต้น โดยสามารถจำกัดขอบเขตของปัญหาสัญญาณรบกวนต่าง ๆ ด้วยการใช้เงื่อนไขเริ่มต้น ในการคาดการณ์และปรับค่า *S*_O เพื่อการคาดการณ์ที่แม่นยำมากขึ้นโดยกฎของการควบคุมนี้ จะต้องปฏิบัติตามข้อจำกัดสำหรับปัญหาการรบกวนที่อาจเกิดขึ้นทั้งหมด ปัญหานี้สามารถแก้ไขได้โดย การคาดการณ์ว่าเป็นการรบกวนการรักษาเสถียรภาพของกฎการป้อนกลับเชิงเส้น (Linear feedback law) หรือเรียกว่า การป้อนกลับของการควบคุมแบบทำนายแบบมีการทำนายล่วงหน้า (The feedback of MPC with pre-stabilized prediction)



รูปที่ 3.26 โครงสร้างการป้อนกลับของการควบคุมแบบทำนายแบบปกติ [a] โครงสร้างการป้อนกลับของการควบคุมแบบทำนายแบบมีการทำนาย [b] (ที่มา : C21 Model Predictive Control)

การนำขอบเขตมาใช้งาน (Receding horizon implementation) โดยองค์ประกอบแรก ของลำดับอินพุตของการทำนายที่เหมาะสมที่สุด u * (k) คือ อินพุตของระบบ

$$u(k) = u^*(k|k)$$
 (3.72)

กระบวนการคำนวณ $u^*(k)$ โดยการลดกระบวนการทำนายให้น้อยที่สุด ดังนั้นองค์ประกอบแรกของ u^* คือ การทำซ้ำในการสุ่มตัวอย่างแต่ละครั้ง k = 0, 1, ... ด้วยเหตุนี้การหาค่าเหมาะสมที่สุดของ u^* จึงเรียกว่า การหาค่าเหมาะสมที่สุดแบบออนไลน์ การทำนายขอบเขตยังคงมีความยาวเท่าเดิมแม้จะมี การทำซ้ำของการหาค่าเหมาะสมที่สุดในอนาคต ดังรูปที่ 3.23 และแนวทางที่เป็นเช่นนั้นเรียกว่า ทฤษฎีขอบเขตที่ใช้งาน (Receding horizon strategy) เนื่องจากการทำนายของ x และด้วยเหตุนี้ ลำดับการป้อนข้อมูลที่เหมาะสมจึงขึ้นอยู่กับ u^* ขั้นตอนนี้จะนำเสนอการวัดสถานะ x(k) ในการ ป้อนกลับของแบบจำลองการควบคุมแบบทำนาย (Model Predictive Control) ดังนั้นการให้ระดับ ความยากของความผิดพลาดแบบจำลองจึงสำคัญ



(ที่มา : C21 Model Predictive Control)

และความไม่แน่นอน คุณสมบัติประการที่สองของขอบเขตที่ลดลงคือ โดยการเลื่อนขอบเขตไปเรื่อย ๆ ซึ่งมีการปรับอินพุตตัวถัดไปให้เหมาะสมที่สุด ซึ่งจะพยายามชดเชยความจริงที่ว่าขอบเขตนี้มีการ จำกัด โดยสามารถดูได้จากรูปที่ 3.24 ซึ่งแสดงให้เห็นว่าการตอบสนองที่มีการทำนายไว้อาจแตกต่าง จากการตอบสนองวงปิดอย่างมีนัยสำคัญ หากมีการออกแบบอย่างถูกต้องทฤษฎีขอบเขตที่ลดลง สามารถมั่นใจได้ว่าประสิทธิภาพของระบบปิดจะมีใกล้เคียงหรือประมาณเท่ากันกับการทำนายที่ เหมาะสมที่สุด

จากการพัฒนาการทางประวิติศาสตร์ จะแสดงให้เห็นเกี่ยวกับทฤษฎีแบบจำลองการควบคุม แบบทำนาย ถูกค้นพบและคิดค้นขึ้นใหม่หลายครั้ง แนวทางการนำขอบเขตมาใช้ในทศวรรษที่ 1960 และ 70 เพื่อกำหนดวิธีการคำนวณสำหรับปัญหาการควบคุมที่เหมาะสมที่สุดซึ่งวิธีแก้ปัญหาใน รูปแบบปิด การควบคุมเชิงการทำนายเกิดขึ้นอีกครั้งในบริบทที่แตกต่างกันอย่างสิ้นเชิงของ กระบวนการทางอุตสาหกรรม การควบคุมในทศวรรษที่ 1980 เพื่อใช้ประโยชน์จากการปรับปรุงอย่าง ต่อเนื่องในทรัพยากรการคำนวณเพื่อปรับปรุงประสิทธิภาพ เมื่อไม่นานมานี้แนวทางดังกล่าวถูกใช้เป็น เทคนิคทั่วไปในการควบคุมเสถียรภาพสำหรับระบบที่มีข้อจำกัด ในขณะเดียวกันความพร้อมของ ระบบสารสนเทศที่รวดเร็วมากขึ้นและการปรับปรุงประสิทธิภาพในการคำนวณของตัวควบคุมการ ทำนาย (รวมถึงแบบจำลองการควบคุมแบบทำนายที่ไม่เป็นเชิงเส้น) ได้ขยายขอบเขตการใช้งานเพื่อ รวมระบบการสุ่มตัวอย่างที่รวดเร็ว



รูปที่ 3.28 การตอบสนองแบบวงปิดและการตอบสนองที่ทำนายไว้ (ที่มา : C21 Model Predictive Control)

แบบจำลองการควบคุมของพลานต์ (Prediction Plant Model) เป็นการรวมทฤษฎีการ ควบคุมแบบทำนายที่เป็นแบบโมเชิงเส้น (Linear Plant Model) และแบบไม่เชิงเส้น (Non-Linear Plant Model) ทั้งแบบเวลาต่อเนื่องและไม่ต่อเนื่อง แบบจำลองการทำนายทั้งอาจเป็น แบบที่ถูก กำหนดตายตัว (Deterministic) หรือแบบสุ่มขึ้นมา (Stochastic) และไม่ชัดเจนได้ (Fuzzy) แบบจำลองพลานต์แบบเชิงเส้น (Linear Plant Model) โดยสำหรับระบบเชิงเส้น การใช้การ ทำนายของ x(k) บน u(k) เป็นแบบเส้นตรง ค่ากำลังสองของสมการที่ 3.72 จึงเป็นฟังก์ชันกำลัง สองของอินพุต u(k) ดังนั้น j(k) สามารถแสดงเป็นฟังก์ชันของ u ดังสมการถัดไป

$$j(k) = u^{T}(k)Hu(k) + 2f^{T}u(k) + g$$
(3.73)

โดยที่ *H* คือ เมทริกซ์ที่แน่นอนที่เป็นค่าคงที่ค่าบวก (หรือเป็นค่าบวกที่แบบกึ่งแน่นอน) และค่า *f*, *g* เป็นเวกเตอร์และสเกลาร์ตามลำดับ ซึ่งขึ้นอยู่กับ *x*(*k*) การป้อนข้อมูลเชิงเส้นและข้อจำกัดของ สถานะแสดงให้เห็นถึงข้อจำกัดเชิงเส้นบน *u*(*k*) ซึ่งสามารถแสดงได้ดังสมการถัดไป

$$A_c u(k) \le b_c \tag{3.74}$$

โดยที่ A_c เป็นเมทริกซ์คงที่และขึ้นอยู่กับรูปแบบของข้อจำกัด เวกเตอร์ b_c อาจเป็นฟังก์ชันของ x(k) ดังนั้นการหาค่าเหมาะสมที่สุดของแบบจำลองการควบคุมแบบทำนาย จึงประกอบด้วยการ ลดลงบน u ของสมการกำลังสองภายใ<mark>ต้ข้อ</mark>จำกัดเชิงเส้น

minimize
$$u^T H u + 2f^T u$$
 (3.75)

subject to
$$A_c u \le b_c$$
 (3.76)

ปัญหาการหาค่าเหมาะสมที่สุดระดับนี้เรียกว่าการเขียนโปรแกรมกำลังสองของ *QP* และเนื่องจาก *H* เป็นเมทริกซ์ที่แน่นอนเชิงบวกและข้อจำกัดต่าง ๆ เป็นเส้นตรงจึงสามารถแสดงได้ดังสมการที่ 3.75 – 3.76 ซึ่งเป็นปัญหาการลู่ออก (Convex Problem) ซึ่งสมการที่ 3.75 – 3.76 เป็นฟังก์ชันการลู่ออก ของการหาค่าเหมาะสมที่สุดของตัวแปร *น* สามารถแก้ไขได้อย่างมีประสิทธิภาพและเชื่อถือได้โดยใช้ อัลกอริทึมพิเศษ

แบบจำลองการทำนายแบบไม่เชิงเส้น เนื่องจากการทำนายสถานะ x(k) บน u(k) ปัญหา การหาค่าเหมาะสมที่สุดของแบบจำลองการควบคุมแบบทำนาย นั้นยากกว่ากรณีแบบจำลองเชิงเส้น อย่างมีนัยสำคัญ เนื่องจากสมการที่ 3.56 สามารถจัดรูปแบบเป็น J(u(k), x(k)) และ $g(u(k), x(k)) \leq 0$ เป็นฟังก์ชันที่ไม่ลู่ออกของ u(k) และนั่นคือการหาค่าเหมาะสมที่สุดของ ปัญหานี้

minimize
$$J(u, x(k))$$
 (3.77)

subject to
$$g(u, x(k)) \leq 0$$
 (3.78)

โดยทั่วไปจะไม่มีการรับประกันว่าผู้แก้ปัญหาจะลู่เข้าไปที่ค่าต่ำสุด (ดังสมการที่ 3.60) และเวลาที่ต้อง ใช้การค้นหาแม้แต่โซลูชันในพื้นที่มักจะลำดับความสำคัญมากกว่าปัญหาคิวพี (QP Problem) ที่มี ขนาดใกล้เคียงกัน ตัวอย่างเช่น ในการแก้ปัญหาการหาค่าเหมาะสมที่สุดของแบบจำลองการควบคุม แบบทำนาย (Model Predictive Control) ที่ได้จากปัญหาการควบคุมตัวแปร 10 ตัวใน **u** ซึ่งจะใช้ เวลาในการแก้ปัญหาประมาณ 10 วินาที ซึ่งแตกต่างจากตัวแก้ปัญหาคิวพี การคำนวณจำนวนมาก สำหรับปัญหาการเขียนโปรแกรมแบบไม่เชิงเส้นนั้นจะขึ้นอยู่กับปัญหาที่แตกต่างกัน

แบบจำลองการทำนายของเวลาที่ต่อเนื่องและไม่ต่อเนื่อง (Discrete and continuous-time prediction models) ในการใช้งานแบบจำลองการควบคุมการทำนาย (MPC) โดยทั่วไปการหาค่า เหมาะสมจะได้รับการแก้ไขเป็นระยะ ๆ ในช่วงเวลา t = kT, k = 0,1, ... และสำหรับแต่ละ k โดย การควบคุมของ $u = u^*(k|k)$ จะถูกนำไปใช้จนกว่าจะมีการแก้ปัญหาของการหาค่าเหมาะสมที่สุด ของ t = (k + 1)T ดังนั้นเห็นได้ชัดว่า T อย่างน้อยต้องมีขนาดใหญ่เท่ากับเวลาในการคำนวณที่ ต้องการหาค่าเหมาะสมที่สุด และโดยหลักการแล้ว T ควรมีขนาดใหญ่เก่ากับเวลาในการคำนวณที่ ต้องการหาค่าเหมาะสมที่สุด และโดยหลักการแล้ว T ควรมีขนาดใหญ่กว่านี้มากหากความล่าช้าของ การคำนวณไม่ได้ถูกคำนวณอย่างชัดเจนในการทำนาย อย่างไรก็ตามข้อจำกัดใช้ไม่ได้กับการเลือก ช่วงเวลาการสุ่มตัวอย่างสำหรับแบบจำลองการทำนายเวลาแบบไม่ต่อเนื่อง ซึ่งอาจถูกด้วยกำหนดโดย การพิจารณาอื่น ๆ (แบนด์วิดท์ของพลานซ์หรือสัญญาณรบกวน) โดยส่วนใหญ่จะใช้ช่วงเวลาการสุ่ม ตัวอย่างแบบจำลอง T_{samp} ซึ่งมีขนาดเล็กกว่า T โดยมีเงื่อนไขว่า

$$T_{samp} = T/m$$
, for integer m. (3.79)

เงื่อนไขนี้ทำให้สามารถใช้ลำดับอินพุตที่การทำนายได้ดีที่สุดที่คำนวณไว้ก่อนหน้านี้ ดังรูปภาพที่ 3.28 ซึ่งช่วยรับประกันความเสถียรและการบรรจบกันของทฤษฎีแบบจำลองการควบคุมแบบทำนายซึ่งจะ กล่าวถึงในส่วนที่ 3 เพื่อความเรียบง่ายของรูปแบบการทำนายเวลาแบบไม่ต่อเนื่องด้วย $T_{samp} = T$ จะถือว่าอยู่ในบันทึกย่อเหล่านี้



รูปที่ 3.29 อินพุตการทำนายในช่วงเวลาการเพิ่มประสิทธิภาพที่ต่อเนื่องกัน $T=2T_{samp}$ (ที่มา : C21 Model Predictive Control)

นอกจากนี้ยังเป็นไปได้ที่จะใช้แบบจำลองการทำนายเวลาต่อเนื่องในแบบจำลองการควบคุมแบบ ทำนาย หากการดำเนินการปรับให้เหมาะสมเพื่อกำหนดวิธีที่เหมาะสมที่สุดในปัจจุบันคุณสามารถใช้ วิธีที่เหมาะสมที่คำนวณได้ก่อนหน้านี้เสมอ การใช้แบบจำลองการทำนายเวลาต่อเนื่องเป็นที่ต้องการ เมื่อพลวัตของพลานซ์ไม่มีการแทนเวลาแบบไม่ต่อเนื่องในรูปแบบปิดซึ่งมักเป็นกรณีสำหรับระบบที่ไม่ เชิงเส้นที่มีแบบจำลองเชิงปรากฏการณ์วิทยา (Phenomenological) อัลกอริทึมเฉพาะทางที่ ผสมผสานการรวมตัวเลขของแบบจำลองการทำนายเวลาต่อเนื่องมีไว้สำหรับการแก้ปัญหาการการหา ค่าเหมาะสมที่สุด

การปรับการควบคุมที่เหมาะสม (De – tuned optimal Control) จะอธิบายถึงข้อจำกัดของ อินพุตโดยการเพิ่มประสิทธิภาพอินพุตของ *R* ใน *LQ* จนกว่าค่าจะเหมาะสมที่สุดที่เกี่ยวข้องจะเป็นไป ตามข้อจำกัดในพื้นที่ปฏิบัติการที่ต้องการ แนวทางนี้เห็นได้ชัดว่าไม่เหมาะสมในแง่ของดัชนี ประสิทธิภาพดั้งเดิมและอาจนำไปสู่การตอบสนองวงปิดที่ช้ามาก ดังตัวอย่างรูปที่ 3.26 แสดงการ ตอบสนองขั้นตอนของระบบของรูปที่ 3.29 เมื่อ *R* ถูกเลือกให้มีขนาดใหญ่พอ (*R* = 1000) ที่ข้อจำกัด เป็นที่พอใจของการตอบสนองขั้นตอนของหน่วย



รูปที่ 3.30 การตอบสนองของ LQ ที่ถูกควบคถมแบบเหมาะสม (ที่มา : C21 Model Predictive Control)

ทฤษฎีการต่อต้านบรรจบกัน (Anti – windup strategies) มีจุดมุ่งหมายเพื่อป้องกันความไม่เสถียรที่ อาจเกิดขึ้นในตัวควบคุม ซึ่งรวมการดำเนินการของอินทิกรัล (Integral) เมื่อมีการใช้งานข้อจำกัดของ อินพุต ดังตัวอย่างตัวควบคุมแบบพีไอที่มีตัวต่อต้านการบรรจบ ที่แสดงในรูปที่ 3.31 เพื่อหลีกเลี่ยง การลดของประสิทธิภาพที่ส่งผลให้เกิดข้อผิดพลาดในตัวเอง



รูปที่ 3.31 แบบจำลองของตัวต่อต้านการบรรจบและตัวควบคุมอินทิกรัล (ที่มา : C21 Model Predictive Control) ขณะที่ตัวอินพุตมีขนาดใหญ่ จึงใช้กฎการควบคุมดังนี้

$$u = sat(Ke + v)$$

$$T_v + v = u$$
(3.80)

บล็อกที่ทำให้มั่นใจว่า u(t) ยังคงตลอดเวลาภายในข้อจำกัด และฟังก์ชันการถ่ายโอนจาก e ไปยัง uจะปรากฏดังรูปที่ 3.31

$$u(t) = K\left(e^{t} + \frac{1}{T_{i}}\int_{0}^{t} e \,dt'\right)$$
(3.81)

เมื่อใดก็ตามที่ $u < u(t) < \overline{u}$ ในทางกลับกันถ้าอยู่บนขีดจำกัดบนหรือขีดจำกัดล่าง v(t) จะมา บรรจบกัน (แบบยกกำลัง) เป็น u หรือ \overline{u} และ u(t) ตัวอย่างหลังจากการเปลี่ยนแปลงเครื่องหมาย e(t) ในภายหลัง แม้ว่าจะใช้งานได้ค่อนข้างง่าย แต่แนวทางนี้ไม่มีส่วนขยายที่ชัดเจนสำหรับระบบที่มี อินพุตและเอาต์พุตมากกว่าหนึ่งรายการและไม่มีอะไรรับประกันได้ว่าความเสถียรภาพและ ประสิทธิภาพได้

การใช้การควบคุมแบบทำนายกับตัวอย่างก่อนหน้านี้ จะนำไปสู่การตอบสนองที่แสดงในรูปที่ 3.32 แม้ว่าการหาค่าเหมาะสมที่สุดของแบบจำลองการควบคุมแบบทำนาย จะใช้การเพิ่ม – ลดองศา ในการลำดับอินพุตการทำนายไว้ ในกรณีนี้กฎการควบคุมที่เป็นผลลัพธ์จะเหมาะสมที่สุดสำหรับ ขอบเขตที่เป็นปัญหา แต่การเพิ่มประสิทธิภาพเป็นวิธีแก้ปัญหาของคิวพี (QP) ซึ่งถือว่าเป็นการเพิ่มขึ้น อย่างมากในการคำนวณ เมื่อเทียบกับวิธีการต่อต้านการบรรจบ



รูปที่ 3.<mark>32 การตอบสนองของแบบจำลองการควบคุมแบบทำนาย</mark> (ที่มา : C21 Model Predictive Control)

แบบจำลองการทำน<mark>ายแบบเอลทีวี</mark> (LTV Prediction Models) โดยสมการต่อไปนี้จะใช้กับ รูปแบบการเปลี่ยนแปลงเวลาเชิงเส้น

$$x(k+1) = A(k)x(k) + B(k)u(k)$$
(3.82)

ในกรณีที่สามารถทำนายค่าสถานะต่าง ๆ จะเขียนสมการเป็น

$$x(k+i|k) = \prod_{j=i-1}^{0} A(k+j)x(k) + C_i(k)u(k) = 0, ..., N$$
 (3.83)

โดยที่

$$C_0(k) = 0$$

$$C_i(k) = \left[\prod_{j=i-1}^1 A(k+j)B(k) \prod_{j=i-1}^2 A(k+j)B(k) \dots\right]$$
(3.84)

$$[B(k+i-1) \ 0 \dots 0]$$

การหาค่าเหมาะสมที่สุดแบบไม่มีขอบเขตและข้อจำกัด (Unconstrained Optimization) ใน กรณีที่ไม่มีข้อจำกัดการหาค่าเหมาะสมที่สุด $u^*(k) = argminu_u J(k)$ มีวิธีการรูปแบบปิดซึ่ง ได้มาจากการพิจารณาเกรเดียนของ J เมื่อเทียบกับ U

$$\nabla_u J = 2Hu + Fx \tag{3.85}$$

เห็นได้ชัดว่า $\nabla_u J = 0$ ต้องมีค่าที่จุดต่ำที่สุดของ J และเนื่องจาก H เป็นค่าบวกที่แน่นอน (หรือค่า กึ่งที่ไม่มีที่สิ้นสุดบวก) เมื่อ U ใด ๆ ที่ $\nabla_u J = 0$ จึงจำเป็นต้องเป็นค่าที่ต่ำที่สุด ดังนั้น u^* เป็นค่าที่ดี ที่สุดก็ต่อเมื่อ H ไม่เป็นเอกพจน์ และจากนั้นจะกำหนดโดย

$$u^*(k) = -H^{-1}Fx(k)$$
(3.86)

ถ้า H เป็นเอกพจน์ (เช่นค่ากึ่งเป็นบวกที่ไม่มีที่สิ้นสุดแทนที่จะเป็นบวกแน่นอน) ดังนั้น u^* คือค่าที่ดี ที่สุดที่ไม่ซ้ำใครและต้องมีวิธีแก้ปัญหาเฉพาะของ $abla_u J = 0$ ถูกกำหนดให้เป็น $u^*(k) = -H^{-1}Fx(k)$ โดยที่ H^{-1} เป็นค่าผกผันทางซ้ายของ H (ดังนั้น $H^{-1}H = 1$) การใช้องค์ประกอบ แรกของการทำนายที่เหมาะสมที่สุด $u^*(k)$ ในการสุ่มตัวอย่างแต่ละครั้ง ค่า k จะถูกกำหนดขอบเขต ที่ลดลง เนื่องจาก H และ F มีค่าคงที่ตัวควบคุมที่ไม่แปรผันตามเวลาเชิงเส้น $u(k) = K_N x(k)$ โดยที่เมทริกซ์ KN คือแถวแรกของ $-H^{-1}F$ (สำหรับกรณีอินพุตเดี่ยวแถว NU แรกจะมีขนาด เท่ากัน)

$$u(k) = u^{*}(k|k) = K_{N}x(k), K_{N} = -[I_{nu} \ 0 \dots 0]H^{-1}F$$
(3.87)



รูปที่ 3.33 การตอบสนองของแบบจำลองที่ทำนายในวงปิดที่ k = 0, N = 4 (ที่มา : C21 Model Predictive Control)

ความยาวและประสิทธิภาพของขอบเขต (Horizon length and performance) รูปแบบการ ตอบกลับเชิงเส้นของ 3.86 เนื่องจาก *น** เป็นวิธีการแก้ปัญหาการควบคุมที่เหมาะสมกับ *LQ* อย่างไร ก็ตามไม่เหมือนกับปัญหาการควบคุม *LQ* ที่ดีที่สุดของขอบเขตที่ไม่มีที่สิ้นสุดซึ่งไม่มีความแตกต่าง ระหว่างลำดับอินพุตที่ทำนายไว้ที่เหมาะสมกับการใช้งานขอบเขตที่ถอยห่างออกไป ในกรณีที่ไม่มี สิ่งรบกวนและข้อผิดพลาดของแบบจำลองอาจจะมีความคลาดเคลื่อนอย่างมีนัยสำคัญระหว่างการ ทำนายและการตอบสนองวงปิดกับตัวควบคุมขอบเขต



รูปที่ 3.34 การตอบสนองที่ทำนายบนลูปปิดสำหรับ N=3(ที่มา : C21 Model Predictive Control)

ค่าของขอบเขตที่ไม่สิ้นสุด (Infinite Horizon Cost) เนื่องจากความแตกต่างระหว่างการ ตอบสนองที่การทำนายและการตอบสนองแบบวงปิดจึงไม่มีการรับประกันได้ว่าตัวควบคุมขอบเขตที่ ลดลงตามค่าที่จำกัดไว้ จึงได้รับประสิทธิภาพที่ทำนายไว้สูงสุดในการดำเนินการวงปิด



รูปที่ 3.35 การตอบสนองที่ทำนายบนลูปปิดสำหรับ N=2(ที่มา : C21 Model Predictive Control)

เมื่อเทียบกับการตอบสนองแบบวงปิด (รูปที่ 3.34) การใช้วัตถุประสงค์แบบสั้น ๆ นำไปสู่ การทำนายที่ดีที่สุดซึ่งประเมินความจำเป็นในการบังคับให้ผลลัพธ์ที่อยู่ไกลออกไปในอนาคต เป็นศูนย์ หรือต่ำกว่าปกติอย่างต่อเนื่อง โดยพฤติกรรมแบบนี้เป็นเรื่องปกติ ระบบเฟสที่ไม่ใช่ขั้นต่ำซึ่ง ข้อผิดพลาดในการทำนาย จะต้องเพิ่มขึ้นด้วย โดยทั่วไปตอนแรกจะลดลงตามขอบเขต ปัญหา ประเภทนี้จะหลีกเลี่ยงได้ทั้งหมดหากประสิทธิภาพที่ได้รับอยู่ในขอบเขตของการทำนายที่ไม่สิ้นสุดดัง สมการต่อไป

$$J(k) = \sum_{i=0}^{\infty} [x^{T}(k+i|k)Qx(k+i|k)Ru(k+i|k)] \quad (3.88)$$

ปัญหาการลดค่าให้น้อยที่สุดนี้ จึงจำเป็นต้องลำดับข้อมูลที่ทำนายไว้ให้มากกว่าขอบเขตการทำนายที่ ไม่มีที่สิ้นสุดในลักษณะที่จำนวนตัวแปรอิสระในการหาค่าเหมาะสมที่สุดของแบบจำลองการควบคุม แบบทำนาย



รูปที่ 3.36 การตอบสนองแบบวงปิดและการป้อนกลับที่ทำนายไว้ k = 0, 1, ..., 8 สำหรับ N = 2 (ที่มา : C21 Model Predictive Control)

วิธีการที่เร็วที่สุดในการแก้<mark>ปัญหานี้ (ซึ่งในส่วนนี้จะแสดงให้เห็นว่าค่า</mark>เหมาะสมที่สุดภายใต้เงื่อนไขบาง ประการ) คือการทำนายแบบโหมดคู่

$$u(k+i|k) = \begin{cases} optimization \ variables \ i = 0, 1, ..., N-1 \ (mode \ 1) \\ Kx(k+i|k) \ i = N, N+1, ... \ (mode \ 2) \end{cases}$$
(3.89)

ในโหมดที่ 1 คือขอบเขตเริ่มต้นของ N ซึ่งอินพุตที่ทำนายไว้เป็นตัวแปรในการเพิ่มประสิทธิภาพของ แบบจำลองการควบคุมแบบทำนาย ในทางกลับกันอินพุตถูกกำหนดโดยการตอบสนองที่มีเสถียรภาพ (u = Kx) เป็นค่าอนันต์ของขอบเขตในโหมดที่ 2 ดังรูปที่ 3.36 สำหรับการทำนายการป้อนข้อมูล ในโหมดคู่ ค่าขอบเขตอนันต์ จะได้รับการประมาณในโหมดที่ 1 เนื่องจาก J(k) สามารถเขียนใหม่ได้ ในรูปแบบของ 3.89 ซึ่งทำได้โดยการเลือกเมทริกซ์ตามสมาชิกของเทอร์มินัล Q ดังนั้น $x^{T}(k + N|k)\bar{Q}x(k + N|k)$ จะเท่ากับค่าในโหมดที่ 2



รูปที่ 3.37 อิ<mark>นพุตกา</mark>รทำนายของโหมดคู่ (ที่มา : C21 Model Predictive Control)

ขอบเขตการทำนายซึ่งทำนายได้โดยการระบุ **Q** เป็นคำตอบของสมการของไรยาปูนอป (Lyapunov Equation)

$$\overline{Q} - (A + BK)^T \overline{Q} (A_1 + BK) = Q + K^T RK$$
(3.90)

การตั้งค่าเมทริกซ์ ตามวิธีแบบจำลองวงปิดภายใต้กฎการป้อนกลับ u(k) = Kx(k) ค่ากำลังสอง ของขอบเขตที่ไม่มีที่สิ้นสุ<mark>ดได้รับจาก</mark>

$$\sum_{i=0}^{\infty} [x^{T}(i)Qx(i) + u^{T}(i)Ru(i)] = x^{T}(0)\bar{Q}x(0) \quad (3.91)$$

เมื่อ \bar{Q} คือค่าที่เราต้องการ ในการพิสูจน์ผลลัพธ์นี้อันดับแรกก่อนและหลังคูณที่สมการที่ 3.90 ด้วย $x^{T}(i)$ และ x(i) จะได้สมการดังนี้

$$x^{T}(i)\bar{Q}x(i) - x^{T}(i)(A + BK)^{T}\bar{Q}(A + BK)x(i) = x^{T}(i)Qx(i) + x^{T}(i)K^{T}RKx(i)$$
(3.92)

โดยกำหนด $V(x) = x^T \bar{Q}x$ และ U(i) = Kx(i), x(i+1) = (A + BK)x(i) จึงได้สมการ ดังต่อไปนี้

$$V(x(i)) - V(x(i+1) = x^T(i)Qx(i) + u^T(i)Ru(i)$$
 (3.93)
เมื่อสมการนี้ให้ $i = 0, 1, ...$ จึงได้สมการดังนี้

$$V(x(0) - \lim_{k \to \infty} V(x(k)) = \sum_{i=0}^{\infty} [x^{T}(i)Qx(i) + u^{T}(i)Ru(i)]$$
(3.94)
โดยที่ $V(x(k)) = x^T(0)(A + BK)^T \bar{Q}(A + BK)^k x(0) \to 0, k \to \infty$ เนื่องจากสมมุติฐาน ที่ว่า (A + BK) เป็นค่าที่มีเสถียรภาพ ดังนั้นสมการจะเขียนใหม่ได้ว่า

$$V(x(0)) = \sum_{i=0}^{\infty} [x^{T}(i)Qx(i) + u^{T}(i)Ru(i)]$$
(3.95)

ความสัมพันธ์ระหว่างแบบจำลองการควบคุมแบบทำนายและการควบคุมการหาค่าเหมาะสมที่สุดของ แอลคิว (The relationship between unconstrained MPC and LQ-optimal control) สำหรับ การป้อนกลับอัตราขยาย *K* คืออัตราขยายที่เหมาะสมของ *LQ* เนื่องจากสิ่งนี้ทำให้การหาค่าเหมาะสม ของการทำนายที่ดีที่สุดในโหมดที่ 2 เนื่องจากความเหมาะสมของการทำนายในทั้งสองโหมดวิธีการ ทำนายที่เหมาะสมที่สุด *u** จำเป็นต้องเหมือน<mark>กับ</mark>ลำดับอินพุตที่เหมาะสมที่สุดของขอบเขตที่ไม่สิ้นสุด

$$u^{*}(k) = \begin{bmatrix} K \\ K(A + BK) \\ \vdots \\ K(A + BK)^{N-1} \end{bmatrix} x(k)$$
(3.96)

กฎการควบคุมขอบเขตที่ลดลงของสมการที่ 3.79 คือกฎการป้อนกลับที่ดีที่สุดของ *LQ u = Kx* ผลลัพธ์นี้เป็นรูปแบบและค่าต่าง ๆ เหมือนกันสำหรับการควบคุมแบบจำลองการทำนายและ *LQ* ที่ เหมาะสมแบบจำลองนี้เป็นเพียงวิธีการกำหนดกฎการควบคุมที่เหมาะสมที่สุด

จุดประสงค์ของแบบจำลองการควบคุมแบบทำนาย นั้นชัดเจนว่าจะไม่เลียนแบบตัวควบคุมที่ เหมาะสมของ LQ ที่ไม่มีข้อจำกัด ซึ่งท้ายที่สุดก็เป็นเพียงกฎข้อเสนอแนะเชิงเส้นที่สามารถคำนวณได้ แบบออฟไลน์โดยใช้ความรู้เกี่ยวกับแบบจำลองแพลนซ์ ข้อได้เปรียบที่แท้จริงของแบบจำลองการ ควบคุมแบบทำนาย อยู่ที่ความสามารถในการกำหนดกฎการตอบกลับแบบไม่เชิงเส้นซึ่งเหมาะสม ที่สุดสำหรับระบบที่มีข้อจำกัด ผ่านการคำนวณตัวเลขที่ดำเนินการทางออนไลน์ เมื่อกำหนดค่ากำลัง สองเป็นฟังก์ชันของการทำนายอินพุต ในส่วนนี้จะเขียนอินพุตเชิงเส้นและข้อจำกัดของสถานะอีกครั้ง

$$u \le u(k) \le \bar{u}$$

$$x \le x(k) \le \bar{x}$$
(3.97)

ข้อจำกัดอินพุตตามสมการที่ 3.97 เทียบเท่ากับ $u(k) \leq \overline{u}$ และ $-u(k) \leq -u$ ข้อจำกัดเหล่านี้ ใช้กับการทำนายในโหมด 1 u(k+i|k), i=0, ..., N-1 จึงสามารถแสดงในรูปของ u(k)

$$\begin{bmatrix} I\\-I \end{bmatrix} = u(k) \le \begin{bmatrix} 1\bar{u}\\-1\bar{u} \end{bmatrix}$$
(3.98)

โดยที่ 1 คือ เวกเตอร์ของเวกเตอร์สำหรับกรณีอินพุตเดี่ยว ($1 = [I_{nu} \cdots I_{nu}]$ สำหรับกรณีที่ uมีขนาด nu ในทำนองเดียวกันการใช้สมการ 3.97 ของข้อจำกัดของสถานะ ใช้สำหรับการทำนาย โหมด 1 x(k + i|k), i = 1, ..., N เทียบเท่ากับ

$$\begin{bmatrix} C_i \\ -C_i \end{bmatrix} u(k) \le \begin{bmatrix} \bar{x} \\ -x \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} -A^i \\ A^i \end{bmatrix} x(k), i = 1, \dots, N$$
(3.99)

ดังนั้นการรวมกันของ สมการที่ 3.99 ที่ใช้กับการทำนายโหมดที่ 1 จึงสามารถเป็นข้อจำกัดใน u(k)ของรูปแบบนั้น

$$A_c u \le b_0 + B_x x(k) \tag{4.00}$$

โดยที่ A_c, b_0, B_x เป็นเมทริกซ์คงที่ซึ่งสาม<mark>าร</mark>ถกำห<mark>น</mark>ดได้

การรวมฟังก์ชันวัตถุประสงค์และข้อจำกัดที่ได้รับข้<mark>าง</mark>ต้นของการเพิ่มประสิทธิภาพของขอบเขตที่ไม่มีที่ สิ้นสุด ภายใต้ข้อจำกัดสมการที่ 3.97 <mark>จำเป็นต้อ</mark>งมีก<mark>ารแ</mark>ก้ปัญหา *QP*

minimize
$$u^{T}Hu + 2x^{T}(k)F^{T}u$$

$$(4.01)$$
subject to $A_{c}u \leq b_{0} + B_{x}x(k)$

เนื่องจาก *H* เป็นค่าบวก (กึ่ง) แน่นอน และเนื่องจากข้อ จำกัด เป็นเส้นตรงนี่จึงเป็นปัญหาการเพิ่ม ประสิทธิภาพแบบนูนซึ่ง<mark>จึงมีวิ</mark>ธีแก้ปัญหาเฉพาะ ส่วนนี้จะสรุปอัลกอริทึมได้สองประเภท (ชุดที่ใช้งาน อยู่และอัลกอริทึมภายใน) ที่ใช้กันทั่วไปในการแก้ปัญหา *QP* แต่เพื่อช่วยอธิบายวิธีการเหล่านี้ผลลัพธ์ ทั่วไปของทฤษฎีการเพิ่มประสิทธิภาพที่จ<mark>ำกัด</mark>

การเพิ่มประสิทธิภาพด้วยข้อจำกัดด้านความเท่ากัน

$$u^* = \operatorname{argmin} f(u)$$
(4.02)

subject to
$$C_i(u) = 0, i = 1, ..., m$$

โดยที่ f , \mathcal{C}_i คือ ฟังก์ชันที่ราบเรียบ และสเกลาร์คือ γ_i^* ${}_{^5}i=1,\ldots,m$

$$\nabla u f(u^*) + \sum_{i=0}^m \gamma_i \nabla_u C_i(u^*) = 0 \tag{4.03}$$

จากเงื่อนไขสมการที่ 4.03 เป็นส่วนขยายของเงื่อนไข $abla uf(u^*) = 0$ ซึ่งต้องใช้ค่าที่ต่ำที่สุดของ f(u) ไม่สามารถลดได้โดยการรบกวน u^* ด้วยระยะห่างที่เพิ่มขึ้นในทิศทางใด ๆ ที่ยังอยู่ในข้อจำกัด $C_i(u) = 0$

เนื่องจากสมการที่ 4.03 บังคับให้ $\nabla u f(u)$ จะเป็นปกติใน u-space กับข้อจำกัดอย่างน้อยหนึ่งอย่าง $C_i(u) = 0$ เมื่อ $u = u^*$ โดยตัวสเกลาร์เรียกแบบนี้ว่าตัวคูณลากรองซ์ (Lagrange Multipliers)

การควบคุมแบบทำนายวงปิด การหาค่าเหมาะสมที่สุดของกฏการควบคุมการทำนายในการ ทำงานของวงปิด โดยเฉพาะวิธีการเลือกค่าเริ่มต้นและขอบเขต เพื่อให้แน่ใจเกี่ยวกับเสถียรภาพวงปิด และการหาค่าเหมาะสมที่สุดเมื่อไม่มีข้อผิดพลาดในการสร้างแบบจำลอง โดยจะอธิบายยถึงวิธีการ ขอบเขตของค่าเริ่มต้นที่ใช้ในแบบจำลอง MPC ไปถึงค่าอนันต์ โดยขอบเขตเริ่มต้นช่วยให้แน่ใจว่า อินพุตที่ทำนายไว้เหมือนกัน เมื่อไม่มีข้อจำกัด เนื่องจากในทั้งสองกรณีอินพุตที่เหมาะสมจะได้รับจาก ตัวควบคุมป้อนกลับในสถานะเชิงเส้น แต่เมื่อรวมข้อจำกัดไว้ที่ปัญหาการหาค่าเหมาะสมที่สุดที่ทำนาย ไว้และการตอบสนองตามความจริงอาจจะน้อยลงแม้ว่าจะใช้ขอบเขตเริ่มต้นที่เป็นอนันต์ก็ตาม การวิเคราะห์เสถียรภาพของไลยาบูนอป (Lyapunov stability analysis) ความไม่เสถียรภาพอาจ เป็นปัญหาของการหาค่าเหมาะสมที่สุดของ MPC จะยังคงเป็นไปได้ตลอดเวลา ที่ระบบวงปิดไม่เชิง เส้น เนื่องจาก MPC ที่มีข้อจำกัดการควบคุมแบบไม่เชิงเส้นดังนั้นจึงไม่สามารถตรวจสอบความเสถียร ของวงปิดได้โดยพิจารณาจากขอบเขตของระบบวงปิด อย่างไรก็ตามจะเห็นได้ว่าอัลกอริทึม MPC อาจ ไม่เสถียรโดยดูที่การเปลี่ยนแปลงเวลาของค่าที่ทำนายไว้ที่เหมาะสมที่สุด *j**(*k*) (รูปที่ 3.38)สำหรับ การตอบสนองที่มีพฤติกรรมตามรูปที่ 3.37 โดย *j**(*k*) เป็นการเพิ่มขึ้นทีละครั้ง แม้ว่าวิถีของสถานะ

ที่ทำนายไว้จำเป็นต้องคงที่(เนื่องจากค่าเริ่มต้นของขอบเขตอนันต์มีอย่างจำกัด)







รูปที่ 3.39 การตอ<mark>บสนองของเงื่อนไขเริ่มต้น</mark>ที่ x(0) = (0.8, -0.8)(ที่มา : Model Predictiv<mark>e C</mark>ontrol)



รูปที่ 3.40 การหาค่าเหมาะสมที่สุดของ $j^*(k)$ โดย x(0) = (0.5, -0.5)(ที่มา : Model Predictive Control)

ข้อสังเกตเหล่านี้ชี้ให้เห็นว่าสามารถหลีกเลี่ยงความไม่เสถียรได้หาก *J**(*k*) ลดลงเมื่อเวลาผ่าน ไปหรือเทียบเท่ากับความเสถียรที่สามารถวิเคราะห์ได้โดย พิจารณา *J**(*k*) เป็นฟังก์ชันไลยาปูนอป (Lyapunov) ก่อนที่จะให้รายละเอียดส่วนขยายบางส่วนของการวิเคราะห์เสถียรภาพของไลยาปูนอป ไปยังระบบเวลาไม่ต่อเนื่อง

จุดสมดุล (Equilibrium point) คือจุดสมดุลของ X_0 คือ จุดสมดุลของระบบ x(k+1) = f(x(k))โดยที่ $f(x_0) = x_0$ โดยที่ x = 0 คือ f(0) = 0

จุดเสถียรภาพ (Stable equilibrium) โดยที่ x = 0 คือจุดเสถียรภาพ โดยที่ k > 0 คือ ค่าสถานะ x(k) ยังคงอยู่ในพื้นที่ขนาดเล็ก x = 0 เมื่อใดก็ตามที่เงื่อนไขเริ่มต้น x (0) อยู่ใกล้ x = 0 อย่าง เพียงพอนั่นคือสำหรับทุก ๆ ค่าสถานะ

$$|x(0)| < r \rightarrow |x(k)| < R, \forall k > 0$$

$$(4.04)$$

จากทฤษฎี ความเถียรภาพ หากมีสเกลาร์ที่แตกต่างอย่างต่อเนื่องฟังก์ชัน V(x) เป็นค่าบวกที่แน่นอน และ $V(f(x)) - V(x) \le 0$ และเมื่อใดก็ตามที่ |x| มีขนาดเล็กพอ x = 0 คือจุดสมดุลที่เสถียรภาพ



3.9 IEEE 519

3.9.1 ฮาร์มอนิก (Harmonic)

ฮาร์มอนิก คือ ส่วนประกอบในรูปสัญญาณคลื่นไซน์ (Sine wave) ของสัญญาณ หรือปริมาณไฟฟ้า เป็นความถี่ใด ๆ ซึ่งมีความถี่เป็นจำนวนเต็มเท่าของความถี่มูลฐาน (Fundamental Frequency ในระบบไฟฟ้าประเทศไทยมีค่าเท่ากับ 50 เฮิรตซ์) เช่น 150 เฮิรตซ์, 250 เฮิรตซ์ เป็นต้น ซึ่งการเกิดเป็นฮาร์มอนิกส์ มักเกิดจากการทำงานของโหลดที่มีลักษณะไม่เป็นเชิง เส้น (Nonlinear Load) โดยเมื่อ ฮาร์มอนิกส์เกิดขึ้นจากโหลดที่มีลักษณะไม่เป็นเชิงเส้น ฮาร์มอนิกส์ จะไปรวมกับสัญญาณคลื่นไซน์ความถี่มูลฐาน ทำให้สัญญาณคลื่นไซน์มีลักษณะผิดเพี้ยนไป (บริษัทพี. เอส. เจ คอนซัลแทนท์จำกัด ฮาร์มอนิก, 2017)





3.9.2 ประเภทของฮาร์มอนิก ไม่ไปไลย

ฮาร์มอนิกที่เกิดขึ้นกับแรงดันไฟฟ้าและกระแสไฟฟ้าแบ่งออกเป็นประเภทต่าง ๆ ดังนี้ (บริษัท เพาเวอร์ ควอลิตี้ ทีม จำกัด, 2015)

3.9.2.1 อินเตอร์ฮาร์มอนิก (Inter Harmonic)

อินเตอร์ฮาร์มอนิก (Inter Harmonic) คือ ฮาร์มอนิกที่มีอันดับไม่เป็น เลขจำนวนเต็มเท่าของความถี่มูลฐาน คือ ความถี่ที่เกิดขึ้นระหว่างฮาร์มอนิกที่มีอันดับติดกันอินเตอร์ ฮาร์มอนิกเกิดจากอุปกรณ์ที่ไม่เป็นเชิงเส้นที่สามารถกำเนิดความถี่ได้ในช่วงกว้าง เช่น ตัวควบคุม ความเร็วปรับค่าได้ อินเวอร์เตอร์ชนิดพีดับเบิลยูเอ็ม (Pulse Width Modulation : PWM) เป็นต้น 3.9.2.2 ฮาร์มอนิกคุณลักษณะ (Characteristic Harmonic)

ฮาร์มอนิกคุณลักษณะ (Characteristic Harmonic) คือ ฮาร์มอนิกที่ถูก สร้างขึ้นโดยเครื่องแปลงผันทางไฟฟ้า ที่แปลงไฟฟ้ากระแสสลับเป็นกระแสตรงหรือเรียกว่าวงจรเรียง กระแส (Rectifier) หรือ แปลงไฟฟ้ากระแสตรงเป็นกระแสสลับหรือเรียกว่าวงจรอินเวอร์เตอร์ (Inverter) โดยใช้สารกึ่งตัวนำเป็นสวิตซ์ตัดต่อกระแสโดยในสภาวะการทำงานปกติอันดับของฮาร์มอ นิกคุณลักษณะสามารถหาได้จากสมการที่ 4.05

$$h = kP \pm 1 \tag{4.05}$$

โดยที่ h คือ อันดับฮาร์มอนิกคุณลักษ<mark>ณะ</mark>

k คือ เลขจำนวนเต็มบวกใด ๆ

p คือ จำนวนพัลส์ของวงจร<mark>หรือเครื่อ</mark>งแปลงผันไฟฟ้า

 3.9.2.3 ฮาร์มอนิกที่ไม่เกิดจากคุณลักษณะ (Non Characteristic Harmonic) ฮาร์มอนิกที่ไม่เกิดจากคุณลักษณะ (Non Characteristic Harmonic) คือ ฮาร์มอนิกที่สร้างโดยวงจรไฟฟ้าหรือเครื่องแปลงผันไฟฟ้า โดยอันดับฮาร์มอนิกไม่เป็นไปตาม สมการที่ 4.05 เช่น เครื่องแปลงผันไฟฟ้าหรือวงจรแปลงไฟฟ้าชนิด 12 พัลส์ ซึ่งมีคุณลักษณะที่มี อันดับ 11, 13, 23, 25, 35, 37 ฯลฯ ดังนั้นถ้ามีฮาร์มอนิกที่มีอันดับเป็น 5, 7, 17, 19 ฯลฯ ปนมา ด้วย ซึ่งฮาร์มอนิกเหล่านี้ถือว่าเป็นฮาร์มอนิกที่ไม่เกิดจากคุณลักษณะ

3.9.2.4 ฮาร์มอนิกที่หารสามลงตัว (Triple Harmonic)

ฮาร์มอนิกที่หารสามลงตัว (Triple Harmonic) คือ ฮาร์มอนิกที่มีผลกับ ระบบที่มีการต่อลงดิน เนื่องจากมีความสัมพันธ์กับค่าในลำดับที่ศูนย์ ฮาร์มอนิกชนิดนี้ก่อให้เกิด กระแสไหลในตัวนำนิวทรัลและยังสามารถรบกวนระบบการสื่อสารต่าง ๆ ได้อีกด้วยดังรูปภาพที่ 3.24 แสดงให้เห็นระบบที่มีฮาร์มอนิกชนิดนี้เกิดขึ้น โดยผลรวมของกระแสฮาร์มอนิกมีค่าเป็นสามเท่าใน สายนิวทรัล



รูปที่ 3.42 กระแสไฟฟ้าทีมีฮาร์มอนิกในสายนิวทรัลในระบบที่โหลดไม่เป็นเชิงเส้น (ที่มา : http://www.pq-team.com/_/rsrc/1472850614179/engineering-zone/neutralharmonic/neutral_img4.jpg)

3.9.2.5 ฮ<mark>าร์มอนิกเลขคู่และฮาร์มอนิกเลขคี่</mark>

ฮาร์มอนิกเลขคู่และฮาร์มอนิกเลขคี่ คือ ระบบไฟฟ้าที่มีโหลดไม่เป็นเชิง เส้น (Non Linear Load) อยู่ในระบบจะพบว่ามีปริมาณฮาร์มอนิกเลขคู่อยู่น้อยมาก และไม่ส่งผลต่อ ความผิดเพี้ยนหนักมาก ดังนั้นโหลดที่ไม่เป็นเชิงเส้นจะเป็นตัวสร้างฮาร์มอนิกเลขคี่เพียงอย่างเดียว และฮาร์มอนิกเลขคี่ จะส่ง<mark>ผลกระท</mark>บต่อรูปร่างของกระแสไฟฟ้าและแรงดันไฟฟ้าอย่างมาก

3.9.3 ผลกระทบเมื่<mark>อมีฮาร์มอนิกอยู่ในระบบ</mark>

เมื่อมีฮาร์มอนิกอยู่ในระบบจะส่งผลกระทบต่ออุปกรณ์ในระบบไฟฟ้าทำให้อุปกรณ์ ไฟฟ้าในระบบมีการทำงานผิดพลาดด้วยผลของค่าแรงดันและกระแสฮาร์มอนิกส์ที่ทำให้ขนาดและรูป คลื่นสัญญาณไซน์ผิดเพียนไป ทำให้อุปกรณ์ในระบบมีอายุการใช้งานน้อยลงหรือเกิดการชำรุดเสียหาย เนื่องจากมีค่ารากเฉลี่ยกำลังสอง (Root Mean Square : rms) ของแรงดันหรือกระแสสูงขึ้นที่เกิด จากค่าฮาร์มอนิก หรือมีการขยายของแรงดันและกระแสฮาร์มอนิก ที่เกิดจากฮาร์มอนิก "รีโซแนนซ์" และผลของฮาร์มอนิกดังกล่าวอาจจะไหลเข้าสู่ระบบใกล้เคียงอาจไปรบกวนการทำงานหรือสร้างความ เสียหายแก่อุปกรณ์ของผู้ใช้ไฟรายอื่น ๆและอุปกรณ์ในระบบของการไฟฟ้าได้ ผลกระทบกระแสฮาร์ มอนิกที่ไหลอยู่ในระบบต่าง ๆ ทำให้เกิดกำลังสูญเสียมากขึ้น และทำให้ประสิทธิภาพลดลงอย่างมาก และเนื่องจากกระแสฮาร์มอนิกทำให้ค่ารากที่สองของกระแสไฟฟ้า (rms) ทำให้ความต้านทานของ ระบบสูงขึ้น ผลของกระแสฮาร์มอนิกทริปเพลน จัดอยู่ในกลุ่มที่มีลำดับที่ศูนย์ในระบบสามเฟส สี่สาย โดยฮาร์มอนิกในกลุ่มนี้จะรวมกันอยู่ในสายนิวทรอล อาจทำให้สายนิวทรอลหรือหม้อแปลงเสียหายได้ หากไม่ได้รับการออกแบบรองรับเอาไว้ ผลของกระแสฮาร์มอนิกทา ให้กำลังสูญเสียขณะมีโหลดและ กำลังสูญเสียสเตรย์ฟลักซ์ (Stray Flux Loss) ของหม้อแปลงมีค่าเพิ่มขึ้น และทำให้ประสิทธิภาพใน การรับโหลดของหม้อแปลงลดลงไป (Derating) ผลของแรงดันฮาร์มอนิกทำให้เกิดกำลังสูญเสีย กระแสไหลวน (Eddy Current Loss) และกำลังสูญเสียฮิสเทอรีซีส (Hysteresis -Loss) เพิ่มขึ้น ถัดไปผลของกระแสฮาร์มอนิกทำให้เกิดความร้อนและความเครียดไดอิเลคตริกกับตัวคาปาซิเตอร์และ ทำให้ฟิวส์ของคาปาซิเตอร์ขาดง่ายกว่าการใช้งานปกติ ผลของแรงดันฮาร์มอนิกทำให้เกิดค่ากำลัง สูญเสียในคาปาซิเตอร์ ทำให้เกิดการขยายของกระแสและแรงดันไฟฟ้าขนาดใหญ่อาจทำให้เกิดค่ากำลัง สูญเสียในคาปาซิเตอร์ ทำให้เกิดการขยายของกระแสและแรงดันไฟฟ้าขนาดใหญ่อาจทำให้เกิดค่ากำลัง สูญเสียในคาปาซิเตอร์ ทำให้เกิดการขยายของกระแสและแรงดันไฟฟ้าขนาดใหญ่อาจทำให้เกิดค่ากำลัง สูญเสียในคาปาซิเตอร์ ทำให้เกิดการขยายของกระแสและแรงดันไฟฟ้า ขนาดใหญ่อาจทำให้เกิดความ เสียบหายได้ ถัดไปฮาร์มอนิกทำให้ฟิวส์เกิดความร้อนสะสม ฮาร์มอนิกทำให้เกิดการทำงานของรีเลย์ ผิดพลาด ซึ่งขึ้นอยู่กับคุณสมบัติของรีเลย์เช่น การทำงานของรีเลย์ชนิดสนามแม่เหล็ก (Electromagnetic) ขึ้นอยู่กับกระแสและแรงดันไฟฟ้า (rms) ส่วนการทำงานของรีเลย์แบบดิจิตอล ขึ้นอยู่กับแรงดันยอดคลื่นจากการสุ่มและการเทียบศูนย์ (zero crossing) ของค่ากระแสไฟฟ้า เพื่อ วัตถุประสงค์ในการประเมินระดับหรือลำดับฮาร์มอนิกใช้เอกสารตาม IEC 61000 – 4 – 7 และ IEC 61000 – 4 – 30 ซึ่งกล่าวไว้ในหัวข้อถัดไป

3.9.4 IEEE 519

ความกว้างของการวัดที่ใช้เครื่องมือดิจิตอล แปลงฟูริเยร์แบบไม่ต่อเนื่อง (Discrete Fourier Transform) โดยเทคนิคการแปลงใช้ประมาณ 12 รอบ (cycles) ประมาณ 200 มิลลิวินาที สำหรับความถี่ 60 เฮิรตซ์ และ 10 รอบสำหรับความถี่ 50 เฮิรตซ์ ของระบบไฟฟ้า ด้วยความกว้าง ของเครื่องมือนี้ ทำให้สเปกตรัมสามารถใช้งานได้ทุก ๆ 5 Hz สำหรับวัตถุประสงค์ของเอกสารนี้ขนาด ส่วนประกอบของฮาร์มอนิกที่เป็นความถี่กลาง คือ 60, 120 150 และ 50, 100, 150 เฮิรตซ์ เป็นต้น (สำหรับความถี่ 60 และ 50 เฮิรตซ์ ตามลำดับ) เมื่อรวมค่าความถี่ 5 เฮิรตซ์ ที่อยู่ติดกัน 2 – 3 ค่า รวมกันจะเป็นค่ารากที่สอง (rms) ของฮาร์มอนิกที่เกิดขึ้น

เมื่อพิจารณาค่าฮาร์มอนิกในเวลาที่น้อยมาก ๆ ซึ่งจะถูกประเมินในช่วงเวลา 3 วินาที โดยอ้างอิงรวม 15 รอบ โดยจะพิจารณาที่ 12 รอบที่ 60 เฮิรตซ์ และ 10 รอบที่ 50 เฮิรตซ์ ตามความถี่ที่เราพิจารณา โดยการคำนวณตามสมการที่ 4.06 โดยที่ F คือ แรงดันไฟฟ้าหรือ กระแสไฟฟ้า, n คือ ลำดับฮาร์มอนิก, i คือ ตัวนับรอบ (counter) และ F คือ แรงดันไฟฟ้าหรือ กระแสไฟฟ้าของรากที่สอง (rms)

$$F_{n,vs} = \sqrt[2]{\frac{1}{15}\sum_{i=1}^{15}F_{n,i}^2}$$
(4.06)

เมื่อพิจารณาค่าฮาร์มอนิกในช่วงเวลา 10 นาที โดยพิจารณาจากการรวม 200 รอบ โดยการรวมกันขึ้นอยู่กับการคำนวณรากที่สอง (rms) ตามที่แสดงในสมการที่ 3.57 โดยที่ F คือ แรงดันไฟฟ้าและกระแสไฟฟ้า, n คือลำดับฮาร์มอนิก, i คือ ตัวนับ (counter) และ F คือ แรงดันไฟฟ้า หรือกระแสไฟฟ้าของรากที่สอง (rms)

$$F_{n,sh} = \sqrt[2]{\frac{1}{200} \sum_{i=1}^{200} F_{(n,vs),i}^2}$$
(4.07)

3.9.4.1 ฮาร์มอนิกของแรงดันไฟฟ้า

ในระบบพีซีซี (PCC System) ควรจำกัดฮาร์มอนิกของแรงดันไฟฟ้าจาก สายถึงนิวทรัล (Line to Neutral) เป็นดังต่อไปนี้

ตารางที่ 3.2 ฮาร์มอนิกของแรงดันไฟฟ้า

แรงดันไฟฟ้าของบัส	ฮาร์มอนิกตัวเอง	ฮาร์มอนิกโดยรวม
(Bus voltage V at PCC)	(Individual harmonic)	(Total Harmonic
	(%)	Distortion , THD) (%)
V < 1.0 kV	5.0	8.0
1.0 kV < V< 69 kV	3.0	5.0
69 kV < V < 161 kV	1.5	2.5
161 kV < V	1.0	1.5

3.9.4.2 ฮาร์มอนิกของกระแสไฟ<mark>ฟ้</mark>า

ในระบบพีซีซี (PCC System) เชื่อมต่อกับแรงดันไฟฟ้าที่ 120 V. ถึง 69 kV. ควร จำกัดกระแสไฟฟ้าดังต่อไปนี้

ตารางที่ 3.3 ฮาร์มอนิกกระแสไฟฟ้าที่ 120 V. – 69 kV.

Maximum harmonic current distortion in percent of IL								
	Individual harmonic order (odd harmonics)							
I _{SC} /I _L	3 < h <	1 < 11 < h < 17 < h < 23 < h < 35 < h <						
	11	17	23	35	50			
< 20	4.0	2.0	1.5	0.67	0.3	5		
20 < 50	7.0	3.5	2.5	1.0	0.5	8		
50 < 100	10.0	4.5	4.0	1.5	0.7	12		
100 < 1000	12.0	5.5	5.0	2.0	1.0	15		
> 1000	15.0	7.0	6.0	2.5	1.4	20		

โดยข้อจำกัดนี้เชื่อมต่อกับระบบแรงดันไฟฟ้า 69 kV. – 161 kV. ที่ PCC โดยกระแสฮาร์มอนิก มีดังนี้

Maximum harmonic current distortion in percent of I_L									
	Individual harmonic order (odd harmonics)								
I _{sc} /I _L 3 < h < 11 < h < 17 < h < 23 < h < 35 < h <									
	11	17	23	35	50				
< 20	2.0	1.0	0.75	0.3	0.15	2.5			
20 < 50	3.5	1.75	1.25	0.5	0.25	4.0			
50 < 100	5.0	2.25	2.0	0.75	0.35	6.0			
100 <	6.0	2.75	2.5	1.0	0.5	7.5			
1000									
> 1000	7.5	3.5	3.0	1.25	0.7	10.0			

ตารางที่ 3.4 ฮาร์มอนิกกระแสไฟฟ้าที่ 69 V. – 161 kV.

โดยข้อจำกัดนี้เชื่อมต่อกับระบบแรงดันไฟฟ้ามากว่า 161 kV. ที่ PCC โดยกระแสฮาร์มอนิกมีดังนี้

ตารางที่ 3.5 ฮาร์มอนิกกระแสไฟฟ้าที่ 161 kV.

Maximum harmonic current distortion in percent of IL								
	Individual harmonic order (odd harmonics)							
I _{SC} /I _L	I_{sc}/I_L 3 < h < 11 < h < 17 < h < 23 < h < 35 < h < TDD							
	11	17	23	35	50			
< 25	1.0	0.5	0.38	0.15	0.1	1.5		
25 < 50	2.0	1.0	0.75	0.3	0.15	2.5		
> 50	3.0	1.5	1.15	0.45	0.22	3.75		

 I_{SC}

 $|_{L}$

คือ กระแสลัดวงจรที่ PCC คือ กระแสสูงสุดของโหลดที่ความถิ่มูลฐาน คือ ค่าฮาร์มอนิกกระแสไฟฟ้าดังสมการที่ 3.58 TDD

$$TDD = \frac{\sqrt{\sum_{n=2}^{\infty} I_n^2}}{I_L} \times 100$$
(3.58)

บทที่ 4 ผลการจำลอง

4.1 บทนำ

ในบทที่ 4 เป็นการอธิบายถึงโปรแกรมการจำลองผล พร้อมผลการจำลองของการหาค่า เหมาะสมที่สุดสำหรับกังหันลมด้วยเครื่องกำเนิดไฟฟ้าแบบซิงโครนัส ซึ่งงานวิจัยนี้จะประยุกต์ใช้ตัว สังเกตสถานะ (State Observer) และการควบคุมแบบทำนาย (Model Predictive Control) เพื่อ ทำการวิเคราะห์ผลการจำลอง เพื่อลดฮาร์มอนิกที่เกิดขึ้นจากระบบนี้ และจะกล่าวถึงค่าพารามิเตอร์ ต่าง ๆ ที่ใช้ในการจำลองผลการทดลอง จะอธิบายถึงโปรแกรมการจำลองผลที่ใช้ตัวสังเกตสถานะและ การควบคุมแบบทำนาย โดยการจำลองนี้จะใช้ความเร็วลม 3 แบบคือ ความเร็วลมที่ 1 เมตรต่อวินาที, 2.5 เมตรต่อวินาที และ 4 เมตรต่อวินาที เพื่อวิเคราะห์และเปรียบเทียบผลการจำลองที่เกิดขึ้น โดยใช้ โปรแกรม MATLAB / SIMULINK ในการทำการจำลองทั้งหมด

4.2 ระบบกังหันลมด้วยเครื่องกำเนิดไฟฟ้าโดยใช้ตัวสังเกตสถานะและการควบคุม แบบทำนาย

ระบบกังหันลมที่ทำการศึกษาจะมี 4 ส่วนที่สำคัญคือ ส่วนแรกเป็นส่วนของกังหันลม ส่วนที่ สองคือ ส่วนของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าแบบซิงโครนัส ส่วนที่สามคือวงจรไฟฟ้าต่าง ๆ และส่วนสุดท้ายคือ กริดโหลด (Grid Load) ในส่วนของกังหันลมจะใช้การควบคุมแบบพีไอ (PI Control) เข้ามาช่วยใน การปรับมุมสนาม (Pitch Angle) เพื่อปรับปรุงคุณลักษณะกำลัง (Power Characteristic) ของมุมพิช ให้ดีขึ้น ส่วนของเครื่องกำเนิดไฟฟ้ามีการใช้ตัวสังเกตสถานะ (State - Observer) มาปรับปรุง เกี่ยวกับกระแสไฟฟ้าของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าให้มีคุณลักษณะที่ดีขึ้น ส่วนของวงจรไฟฟ้ามีทั้งหมด 3 วงจรคือ วงจรแรกคือ วงจรเรียงกระแสไฟฟ้าแบบบริดจ์ (Bridge Rectifier) เพื่อแปลงแรงดันไฟฟ้าเอ ซึให้เป็นแรงไฟฟ้าดีซี วงจรที่สองคือ วงจรทวีแรงดัน (Boost Converter) เพื่อเพิ่มแรงดันดีซึให้เท่ากับ ค่ายอดของแรงดันที่กริดโหลด และวงจรที่สามคือ วงจรแปลงผันกำลังไฟฟ้าหรือวงจรอินเวอร์เตอร์ (DC to AC Converter or Inverter) เพื่อแปลงแรงดันดีซีเป็นแรงดันเอซีเพื่อไปเชื่อมต่อกับกริดโหลด ซึ่งในส่วนของวงจรอินเวอร์เตอร์นี้มีการนำการควบคุมแบบทำนาย (Model Predictive Control)มา ใช้ เพื่อควบคุม ทำนายกระแสของกริดโหลด และเพื่อลดค่าฮาร์มอนิกที่เกิดจากตัววงจรไฟฟ้า จากที่ กล่าวมาข้างต้นสามารถสรุปเป็นดังรูปที่ 4.1





โดยโปรแกรมจำลองผลเพื่อศึกษาถึงระบบกังหันลมที่มีเครื่องกำเนิดไฟฟ้าเพื่อผลิต กระแสไฟฟ้าโดยใช้ตัวสังเกตสถานะและการควบคุมแบบทำนายมาควบคุม ซึ่งการจำลองนี้จะใช้ โปรแกรมคอมพิวเตอร์ MATLAB/SIMULINK ซึ่งแสดงได้ดังรูปที่ 4.2

ตัวสังเกตสถานะที่ใช้ในโปรแกรมการจำลอง จ[ื]ะสามารถเขียนสมการที่ใช้ในการใช้ แบบจำลองและอาศัยคว<mark>ามสั</mark>มพั<mark>นธ์ของท</mark>ฤษฎีตัวสังเกตสถานะ ได้ดัง</mark>สมการที่ 4.1

$$\begin{bmatrix} V_d \\ -V_F \\ 0 \\ V_q \\ 0 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \tau & 0 & 0 & \omega L_q & \omega k M_q \\ 0 & \tau_F & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & \tau_D & 0 & 0 \\ -\omega L_d & -\omega k M_F & -\omega k M_D & \tau & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & \tau_Q \end{bmatrix} \begin{bmatrix} i_d \\ i_F \\ i_D \\ i_q \\ i_Q \end{bmatrix}$$
$$+ \begin{bmatrix} L_d & k M_F & k M_D & 0 & 0 \\ k M_F & L_F & M_R & 0 & 0 \\ k M_D & M_R & L_D & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & L_q & k M_Q \\ 0 & 0 & 0 & k M_Q & L_Q \end{bmatrix} \begin{bmatrix} i_d \\ i_F \\ i_D \\ i_q \\ i_Q \end{bmatrix}$$

(4.1)





จากสมการที่ 4.1 เมื่อนำมาแทนค่าและนำทฤษฎีตัวสังเกตสถานะมาใช้จึงได้สมการเมทริกซ์ใหม่ที่ 4.2 และเมื่อใช้โปรแกรมจำลองมาจำลองตัวสังเกตสถานะจะได้ดังรูปที่ 4.2

$$A = \begin{bmatrix} -0.0001 & 0.0003 & 0.0002 & -0.0725 & -0.0269 \\ 0 & -0.0001 & 0.0001 & 0.0014 & 0.0005 \\ 0 & 0.0020 & -0.0017 & 0.0305 & 0.0113 \\ 0.0815 & 1.1321 & 0.0611 & -0.0001 & 0.0009 \\ -0.1325 & -1.8397 & -0.0993 & 0.0001 & -0.0024 \end{bmatrix} \times 10^4$$
$$B = \begin{bmatrix} -0.3299 & 0.0063 & 0.1389 & 0 & 0 \\ 0.0063 & -0.0032 & 0.05 & 0 & 0 \\ 0.1389 & 0.05 & -1.1111 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & -0.3604 & 0.5856 \\ 0 & 0 & 0 & 0.5856 & -1.5766 \end{bmatrix} \times 10^3$$
(4.2)

 $L = \begin{bmatrix} 0.2293 & -0.0028 & -0.1279 & -2.1759 & 3.9582 \end{bmatrix} \times 10^4$



รูปที่ 4.3 โปรแกรมจำลองตัวสังเกตสถานะ

จากรูปที่ 4.1 เมื่อพิจารณาวงจรกรองแอคทีฟ ซึ่งภายในวงจรนี้จะมีตัวควบคุมแบบทำนายอยู่ จากความสัมพันธ์ของสมการการทำนายที่ได้กล่าวไว้ในสมการที่ 3.46 เมื่อนำมารวมกับฟังก์ชัน วัตถุประสงค์ จึงสามารถเขียนเป็นสมการที่ 4.3 และตัวควบคุมแบบทำนายนี้สามารถเขียนแบบจำลอง ในโปรแกรมดังรูปที่ 4.4 และรูปที่ 4.5 แสดงหลักการทำงานของตัวควบคุมแบบทำนาย โดยจะมีส่วน ของการทำนาย ค่าความผิดพลาด และส่วนของการหาค่าที่เหมาะสมของการทำนายเพื่อป้อนกลับไป ยังวงจร โดยจะใช้พารามิเตอร์ของตัวควบคุมแบบทำนายดังตารางที่ 4.1

$$J = q \left[i_{dq0}(k+1) - i_{dq0}^{*}(k+1) \right]^{2} + \lambda \cdot u_{dq0}^{2}(k+1)$$
(4.3)

เมื่อสมการที่ 4.4 เป็นความสัมพันธ์ของสมการ 4.3

$$i_{dq0}(k+1) = \alpha \cdot u_{dq0}(k+1) - \phi \cdot i_{dq0}(k) \cdots - \beta \cdot i_{dq0}(k)$$

$$u_{dq0}(k+1) = \frac{\alpha \cdot q}{\lambda + \alpha^2 \cdot q} \left[i_{dq0}^*(k+1) \cdots - \beta \cdot i_{dq0}(k) - e(k) \right]$$
(4.4)



รูปที่ 4.4 โปรแกรมจำลองการควบคุมแบบทำนาย



รูปที่ 4.5 แผนภาพการควบคุมแบบทำนายที่ใช้ในโปรแกรม (ที่มา:https://www.academia.edu/20564097/Model_Predictive_Control_for_Shunt_Acti ve_Power_Filter_in_Synchronous_Reference_Frame)

ตารางที่ 4.1 ค่าพารามิเตอร์ของ<mark>ตัวค</mark>วบคุมแบบทำนาย

พารามิเตอร์	ค่าพารามิเตอร์
α	4.94×10^{-2}
β	9.89×10 ⁻¹
λ	1×10 ¹²
q	50

4.3 ผลการจำลองของระบบกังหันลม

4.3.1 ผลการจำลองของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าและวงจรไฟฟ้า

ผลการจำลองของระบบกังหันลมจะแสดงขณะที่มีความเร็วลมที่ 1 เมตรต่อวินาที 2.5 เมตรต่อวินาที และ 4 เมตรต่อวินาที โดยจะแสดงค่าแรงดันไฟฟ้าจากเครื่องกำเนิดไฟฟ้าดังแสดง รูปที่ 4.6 – 4.8 ตามลำดับ และแสดงค่าแรงดันไฟฟ้าและกระแสไฟฟ้าต่างๆ ของเครื่องกำเนิดไฟฟ้า และวงจรไฟฟ้าซึ่งจะมี 3 แบบคือวงจรเรียงกระไฟฟ้าสามเฟส (Rectifier) วงจรทวีแรงดันไฟฟ้า (Boost converter) และวงจรอินเวอร์เตอร์ (Inverter) ตามลำดับ



รูปที่ 4.6 แรงดันไฟฟ้าของเครื่<mark>องกำเนิด</mark>ไฟฟ้าที่ความเร็วลมที่ 1 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.7 แรงดันไฟฟ้าจากเครื่องกำเนิดไฟฟ้าที่ความเร็วลมที่ 2.5 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.8 แรงดันไฟฟ้าจากเครื่<mark>องกำเนิด</mark>ไฟฟ้าที่ความเร็วลมที่ 4 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.9 แรงดันไฟฟ้าของวงจรเรียงกระแสสามเฟสที่ความเร็วลมที่ 1 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.10 แรงดันไฟฟ้าของวงจรเรียงกระแสไฟฟ้าสามเฟสที่ความเร็วลมที่ 2.5 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.11 แรงดันไฟฟ้าของวงจรเรียงกระแสสามเฟสที่ความเร็วลมที่ 4 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.12 แรงดันไฟฟ้าของวงจ<mark>ร</mark>ทวีแรง<mark>ดั</mark>นไฟฟ้าที่ความเร็วลมที่ 1 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.13 แรงดันไฟฟ้าของวงจรทวีแรงดันไฟฟ้าที่ความเร็วลมที่ 2.5 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.14 แรงดันไฟฟ้าของวงจ<mark>ร</mark>ทวีแรง<mark>ดั</mark>นไฟฟ้าที่ความเร็วลมที่ 4 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.15 แรงดันไฟฟ้าของวงจรอินเวอร์เตอร์ที่ความเร็วลมที่ 1 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.16 แรงดันไฟฟ้าของวงจ<mark>ร</mark>อินเวอ<mark>ร์</mark>เตอร์ที่ความเร็วลมที่ 2.5 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.17 แรงดันไฟฟ้าของวงจรอินเวอร์เตอร์ที่ความเร็วลมที่ 4เมตรต่อวินาที

4.3.1.1. สรุป

จากผลการจำลองเครื่องกำเนิดไฟฟ้าและวงจรไฟฟ้าต่างๆ ที่ความเร็วลมไม่เท่ากัน แรงดันไฟฟ้าที่เครื่องกำเนิดไฟฟ้าจะให้แรงดันไฟฟ้าสามเฟสอย่างสม่ำเสมอ เป็นรูปคลื่นไซด์ที่ ราบเรียบ แต่แรงดันที่ออกมาไม่สามารถเชื่อมต่อเข้ากริดโหลดได้โดยตรง เนื่องจากแรงดันไฟฟ้ามีค่า ไม่สูงมากพอที่จะต่อเข้ากริดโหลดได้ (รูปที่ 4.6 – 4.8) จึงต้องเพิ่มวงจรเรียงกระแสสามเฟส (3 -Phase Rectifier) วงจรทวีแรงดันไฟฟ้า (Boost Converter) และวงจรอินเวอร์เตอร์ (Inverter) เพื่อ เชื่อมต่อกับกริดโหลดได้อย่างสมบูรณ์ (รูปที่ 4.9 – 4.17) และเพื่อการควบคุมกระแสไฟฟ้าให้ ราบเรียบหรือเกิดฮาร์มอนิกน้อยที่สุด ซึ่งจะนำเสนอไว้ในหัวข้อที่ 4.3.2, 4.3.3 และ 4.3.4



4.3.2 ผลการจำลองของตัวสังเกตสถานะ

ผลการจำลองของตัวสังเกตสถานะ (State - Observer) จากการจำลองเครื่อง กำเนิดไฟฟ้าจะสังเกตได้ว่ากระแสไฟฟ้าสนามของเครื่องกำเนิดไฟฟ้ามีลักษณะไม่ราบเรียบดังรูปที่ 4.18, 4.20 และ 4.22 ตามลำดับที่เกิดจากความเร็วลมที่ไม่เท่ากันดังที่กล่าวไว้ในหัวข้อที่ 4.3.1 และ เมื่อนำตัวสังเกตสถานะมาใช้ในการจำลองนี้ ทำให้ผลของกระแสไฟฟ้าสนามมีลักษณะราบเรียบขึ้นใน ทุก ๆ ค่าความเร็วลมดังรูปที่ 4.19, 4.21 และ 4.23 ตามลำดับ



รูปที่ 4.18 กร<mark>ะ</mark>แสไฟฟ้าสนามของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าก่อนใช้ตัวสังเกตสถานะ <mark>ที่ควา</mark>มเร็วลม 1 เมตรต่อวินาที

35 30 25 10 10 15 10		²⁷ ลัยเทคโ	นโลยีสุร	10	-Field current 181 (A)?
	0.01	0.02 0	.03 0.	04 0.	05

รูปที่ 4.19 กระแสไฟฟ้าสนามของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าหลังใช้ตัวสังเกตสถานะ ที่ความเร็วลม 1 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.20 กระแสไฟฟ้าสนามของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าก่อนใช้ตัวสังเกตสถานะ ที่ความเร็วลม <mark>2.5</mark> เมตรต่อ<mark>วินา</mark>ที



รูปที่ 4.21 กระแสไฟฟ้าสนามของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าหลังใช้ตัวสังเกตสถานะ ที่ความเร็วลม 2.5 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.22 กระแสไฟฟ้าสนามของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าก่อนใช้ตัวสังเกตสถานะ ที่ความเร็วลม <mark>4 เม</mark>ตรต่อวิ<mark>นาที</mark>



รูปที่ 4.23 กระแสไฟฟ้าสนามของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าหลังใช้ตัวสังเกตสถานะ ที่ความเร็วลม 4 เมตรต่อวินาที

4.3.2.1 สรุป

จากผลการจำลองตัวสังเกตสถานะเมื่อพิจารณาสมการตัวสังเกตสถานะที่ 4.1 จะ สังเกตเห็นในสมการ จะมีการใช้กระแสไฟฟ้าสนามเข้ามาช่วยในการปรับปรุงกระแสไฟฟ้าสนาม และ เมื่อพิจารณาหัวข้อที่ 3.7 ที่กล่าวถึงทฤษฎีตัวสังเกตสถานะ จึงสามารถเขียนไดอะแกรมตัวสังเกต สถานะตามรูปที่ 3.20 เมื่อนำสมการที่ 4.2 มารวมกับไดอะแกรมตัวสังเกตสถานะจะได้การจำลองตัว สังเกตสถานะดังรูปที่ 4.3 เมื่อพิจารณากระแสสนามก่อนและหลังใช้ตัวสังเกตสถานะ กระแสสนาม ก่อนใช้ตัวสังเกตสถานะจะกระแสสนามที่มีลักษณะไม่ราบเรียบ ทำให้ส่งผลต่อเอาต์พุตของเครื่อง กำเนิดไฟฟ้าได้ จึงใช้ตัวสังเกตสถานะมาปรับปรุงกระแสสนามให้ราบเรียบมากขึ้นเพื่อลดฮาร์มอนิกที่ เกิดขึ้นของเครื่องกำเนิดไฟฟ้า



4.3.3 ผลการจำลองกริดโหลดและการควบคุมแบบทำนาย

ผลการจำลองกริดโหลดและการควบคุมแบบทำนาย (Grid-Load and Model Predictive Control) โดยรูปที่ 4.24 – 4.26 จะแสดงถึงสัญญาณเอาต์พุตของการควบคุมแบบ ทำนายของแรงดันไฟฟ้าเครื่องกำเนิดไฟฟ้า โดย MPC1, MPC2 และ MPC3 คือ สัญญาณเอาต์พุต ของการควบคุมแบบทำนายที่เฟส A, เฟส B และ เฟส C ตามลำดับ รูปที่ 4.27 – 4.29 จะแสดงถึง แรงดันไฟฟ้าที่กริดโหลด โดย V_A, V_B และ V_C คือ แรงดันไฟฟ้าที่กริดโหลดเฟส A, เฟส B และ เฟส C ตามลำดับ รูปที่ 4.30 – 4.32 แสดงถึงกระแสไฟฟ้าที่กริดโหลด โดย I_A, I_B และ I_C คือ กระแสไฟฟ้าก ริดโหลดที่เฟส A, เฟส B และ เฟส C ตามลำดับ รูปที่ 4.30 – 4.32 แสดงถึงกระแสไฟฟ้ากี่ริดโหลด โดย I_A, I_B และ I_C คือ กระแสไฟฟ้าก ริดโหลดที่เฟส A, เฟส B และ เฟส C ตามลำดับ โดยเมื่อสังเกตกระแสไฟฟ้าก่อนและหลังการใช้การ ควบคุมแบบทำนาย (รูปที่ 4.36 – 4.44 คือกระแสไฟฟ้าก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย) กระแสไฟฟ้า ทั้ง 3 เฟสที่ทุก ๆ ความเร็วลมจะมีรูปคลื่นที่ราบเรียบมากขึ้น และสามารถลดฮาร์มอนิกได้อย่างดี เยี่ยม โดยฮาร์มอนิกของกระแสไฟฟ้าจะกล่าวไว้หัวข้อที่ 4.3.4 และรูปที่ 4.33 – 4.35 กระแสไฟฟ้า เฉลี่ยกำลังสอง (RMS - Current) แสดงถึงกระแสไฟฟ้าเฉลี่ยที่เฟส A, เฟส B และ เฟส C ตามลำดับ โดยกระแสไฟฟ้าทั้ง 3 เฟส มีความรายเรียบมากขึ้นและพิจารณาได้ง่ายขึ้น เมื่อพิจารณาแบบ กระแสไฟฟ้าเฉลี่ยกำลังสอง



รูปที่ 4.24 สัญญาณเอาต์พุตของการควบคุมแบบทำนาย ที่ความเร็วลม 1 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.25 สัญญาณเอาต์พุตของการควบคุมแบบทำนาย ที่ค<mark>วาม</mark>เร็วลม 2.5 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.26 สัญญาณเอาต์พุตของการควบคุมแบบทำนาย ที่ความเร็วลม 4 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.28 แรงดันไฟฟ้าที่กริดโหลด ที่ความเร็วลม 2.5 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.30 กระแสไฟฟ้าที่กริดโหลด ที่ความเร็วลม 1 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.32 กระแสไฟฟ้าที่กริดโหลด ที่ความเร็วลม 4 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.33 กระแสไฟฟ้าเฉ<mark>ลี่</mark>ยกำลัง<mark>ส</mark>อง (RMS) ของเฟส A ที่กริดโหลด



รูปที่ 4.34 กระแสไฟฟ้าเฉลี่ยกำลังสอง (RMS) ของเฟส B ที่กริดโหลด



รูปที่ 4.35 กระแสไฟฟ้าเฉ<mark>ลี่</mark>ยกำลัง<mark>ส</mark>อง (RMS) ของเฟส C ที่กริดโหลด

4.3.3.1 สรุป

จากผลการจำลองกริดโหลดและการควบคุมแบบทำนาย เมื่อพิจารณาสัญญาณ เอาต์พุตการควบคุมแบบทำนายจะมีลักษณะคล้ายกับแรงดันไฟฟ้าที่กริดโหลดเนื่องจากเป็นการ ทำนายเอาต์พุตระบบกังหันลมนี้ แต่เมื่อพิจารณาที่กระแสไฟฟ้าเอาต์พุตที่กริดโหลด (รูปที่ 4.36 – 4.44) กระแสไฟฟ้าทั้งสามเฟสมีฮาร์มอนิกเกิดขึ้นและรูปคลื่นไม่เป็นรูปคลื่นไซด์ จึงนำการควบคุม แบบทำนายเข้ามาปรับปรุงกระแสไฟฟ้าให้มีการลดฮาร์มอนิกที่เกิดขึ้นดังรูปที่ 4.30 – 4.32 ส่วนฮาร์ มอนิกที่เกิดขึ้นในระบบมาจากเครื่องกำเนิดไฟฟ้า วงจรไฟฟ้าต่าง ๆ ซึ่งจะกล่าวไว้ในหัวข้อถัดไป



4.3.4 ฮาร์มอนิกที่เกิดขึ้นในการจำลอง

จากผลการจำลองนี้มีฮาร์มอนิกเกิดขึ้นที่กระแสไฟฟ้าที่กริดโหลด รูปที่ 4.36 – 4.44 โดยจะแสดงฮาร์มอนิกกระแสไฟฟ้าที่เฟส A, B และ C เมื่อพิจารณาที่ค่ามูลฐานทางไฟฟ้าที่ความถี่ 50 เฮริตซ์ (Fundamental's 50 Hz.) และค่าอัตราส่วนระหว่างค่ารากที่สอง ของผลรวมกำลังสอง ของค่าส่วนประกอบฮาร์มอนิก (Total Harmonic Distortion : THD) โดยค่าทั้งสองนั้นจะมีค่าที่สูง มาก ๆ จึงทำให้ผลการจำลองไม่เป็นไปตามมาตราฐาน (IEEE : 519) จึงนำการควบคุมแบบทำนายมา ช่วยแก้ปัญหาดังกล่าว เมื่อนำการควบคุมแบบทำนายมาใช้ในการจำลอง จึงได้กระแสไฟฟ้าออกมาดัง รูปที่ 4.45 – 4.53



รูปที่ 4.36 ฮาร์มอนิกเฟส A ที่ความเร็วลม 1 เมตรต่อวินาทีก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย


รูปที่ 4.37 ฮาร์มอนิกเฟส B <mark>ที่ค</mark>วามเร็วลม 1 เมตร<mark>ต่อวิ</mark>นาทีก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย



รูปที่ 4.38 ฮาร์มอนิกเฟส C ที่ความเร็วลม 1 เมตรต่อวินาทีก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย



รูปที่ 4.39 ฮาร์มอนิกเฟส A <mark>ที่คว</mark>ามเร็วลม 2.5 เมต<mark>รต่อว</mark>ินาทีก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย



รูปที่ 4.40 ฮาร์มอนิกเฟส B ที่ความเร็วลม 2.5 เมตรต่อวินาทีก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย



รูปที่ 4.41 ฮาร์มอนิกเฟส C <mark>ที่คว</mark>ามเร็วลม 2.5 เมต<mark>รต่อวิ</mark>นาทีก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย



รูปที่ 4.42 ฮาร์มอนิกเฟส A ที่ความเร็วลม 4 เมตรต่อวินาทีก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย



รูปที่ 4.43 ฮาร์มอนิกเฟส B <mark>ที่ค</mark>วามเร็วลม 4 เมตร<mark>ต่อวิ</mark>นาทีก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย



รูปที่ 4.44 ฮาร์มอนิกเฟส C ที่ความเร็วลม 4 เมตรต่อวินาทีก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย



รูปที่ 4.45 ฮาร์มอนิกเฟส A <mark>ที่ค</mark>วามเร็วลม 1 เมตร<mark>ต่อวิ</mark>นาทีหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย



รูปที่ 4.46 ฮาร์มอนิกเฟส B ที่ความเร็วลม 1 เมตรต่อวินาทีหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย



รูปที่ 4.47 ฮาร์มอนิกเฟส C <mark>ที่ค</mark>วามเร็วลม 1 เมตร<mark>ต่อวิ</mark>นาทีหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย



รูปที่ 4.48 ฮาร์มอนิกเฟส A ที่ความเร็วลม 2.5 เมตรต่อวินาทีหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย



รูปที่ 4.49 ฮาร์มอนิกเฟส B <mark>ที่คว</mark>ามเร็วลม 2.5 เมต<mark>รต่อวิ</mark>นาทีหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย



รูปที่ 4.50 ฮาร์มอนิกเฟส C ที่ความเร็วลม 2.5 เมตรต่อวินาทีหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย



รูปที่ 4.51 ฮาร์มอนิกเฟส A <mark>ที่ค</mark>วามเร็วลม 4 เมตร<mark>ต่อวิ</mark>นาทีหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย



รูปที่ 4.52 ฮาร์มอนิกเฟส B ที่ความเร็วลม 4 เมตรต่อวินาทีหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย



รูปที่ 4.53 ฮาร์มอนิกเฟส C <mark>ที่ค</mark>วามเร็วลม 4 เมตร<mark>ต่อวิ</mark>นาทีหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย

ความเร็วลม	ฮาร์มอนิกก่อนใช้	🤶 ฮาร์มอนิกหลังใช้
(เมตรต่อวินาที)	การควบคุมแบบทำนาย (%)	<u>ุ กา</u> รควบคุมแบบทำนาย (%)
1 54	107.42	0.91
	79.93	1.01
	72.14	0.95
2.5	99.95	0.64
	86.48 AUTAC	0.73
	97.71	0.68
4	100.09	0.64
	88.64	1.00
	100.22	0.95

ตารางที่ 4.2 ตารางเปรียบเทียบฮาร์มอนิกก่อนและหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย

4.3.4.1 สรุป

จากผลการจำลองระบบกังหันลมนี้ เมื่อพิจารณาที่กริดโหลด กระแสไฟฟ้าที่ เกิดขึ้นมีฮาร์มอนิกเกิดขึ้นสูงดังตารางที่ 4.2 โดยค่าฮาร์มอนิกก่อนใช้การควบคุมแบบทำนายมีค่าสูง และรูปคลื่นของกระแสไฟฟ้าไม่เป็นรูปคลื่นไซน์ โดยค่ามูลฐานทางไฟฟ้าที่ความถี่ 50 เฮริตซ์ (Fundamental's 50 Hz.) และค่าอัตราส่วนระหว่างค่ารากที่สอง ของผลรวมกำลังสองของค่า ส่วนประกอบฮาร์มอนิก (Total Harmonic Distortion : THD) มีค่าที่สูงมาก ๆ (ดังรูปที่ 4.36 – 4.44) และหลังจากนำการควบคุมแบบทำนาย (รูปที 4.2 – 4.5) ค่าฮาร์มอนิก ค่ามูลฐานทางไฟฟ้า ผลรวมกำลังสองของส่วนประกอบฮาร์มอนิก ลดลงอย่างเห็นได้ชัด (รูปที่ 4.45 – 4.53) และสามารถ ทำให้ค่าฮาร์มอนิกเป็นไปตามมาตราฐาน (IEEE : 519)



4.3.5 ผลการทดลองกังหันลมที่ความเร็วลม 8 เมตรต่อวินาที

จากผลการทดลองกังหันลมที่ความเร็วลม 8 เมตรต่อวินาที โดยจะแสดงผลการ ทดลองตั้งแต่แรงดันไฟฟ้าที่เครื่องกำเนิดไฟฟ้า แรงดันไฟฟ้าของวงจรเรียงกระแส แรงดันไฟฟ้าของ วงจรทวีแรงดันไฟฟ้า แรงดันไฟฟ้าของวงจรอินเวอร์เตอร์ กระแสไฟฟ้าสนามก่อนและหลังของการใช้ ตัวสังเกตสถานะ แรงดันไฟฟ้าเอาต์พุตก่อนการควบคุมแบบทำนาย แรงดันไฟฟ้าที่กริดโหลด กระแสไฟฟ้าที่กริดโหลดก่อนและหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย กระแสไฟฟ้ากำลังสองของเฟสเอ เฟสบี และเฟสซี ฮาร์มอนิกกระแสไฟฟ้าของเฟสเอ เฟสบีและเฟสซี ก่อนและหลังใช้การควบคุมแบบ ทำนาย เป็นต้น เมื่อกังหันลมมีความเร็วที่ 8 เมตรต่อวินาที จะได้ผลการทดลองที่คล้ายกับที่ความเร็ว ลมอื่นดังข้างต้นที่กล่าวผ่านมา



รูปที่ 4.54 แรงดันไฟฟ้าของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าที่ความเร็วลมที่ 8 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.55 แรงดันไฟฟ้าขอ<mark>งวง</mark>จรเรียงก<mark>ระแ</mark>สที่ความเร็วลมที่ 8 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.56 แรงดันไฟฟ้าของวงจรทวีแรงดันไฟฟ้าที่ความเร็วลมที่ 8 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.57 แรงดันไฟฟ้าข<mark>องอ</mark>ินเวอร์เ<mark>ต</mark>อร์ที่ความเร็วลมที่ 8 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.58 กระแสไฟฟ้าสนามก่อนใช้ตัวสังเกตสถานะที่ความเร็วลมที่ 8 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.59 กระแสไฟฟ้าสนามห<mark>ลังใ</mark>ช้ตัวสังเ<mark>ก</mark>ตสถานะที่ความเร็วลมที่ 8 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.60 แรงดันไฟฟ้าที่กริดโหลดก่อนการควบคุมแบบทำนายที่ความเร็วลมที่ 8 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.61 แรงดันไฟฟ้าที่กริดโหลดหลั<mark>ง</mark>การควบ<mark>คุ</mark>มแบบทำนายที่ความเร็วลมที่ 8 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.62 กระแสไฟฟ้าที่กริดโหลดก่อนการควบคุมแบบทำนายที่ความเร็วลมที่ 8 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.63 กระแสไฟฟ้าที่กริดโหลดหลั<mark>ง</mark>การควบ<mark>คุ</mark>มแบบทำนายที่ความเร็วลมที่ 8 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.64 กระแสไฟฟ้าที่กริดโหลดเฟส Aที่ความเร็วลมที่ 8 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.65 กระแสไฟฟ้าที่<mark>กริด</mark>โหลดเฟ<mark>ส B</mark>ที่ความเร็วลมที่ 8 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.66 กระแสไฟฟ้าที่กริดโหลดเฟส Cที่ความเร็วลมที่ 8 เมตรต่อวินาที



รูปที่ 4.67 ฮาร์มอนิกเฟส A ที่คว<mark>ามเ</mark>ร็วลม 8 เ<mark>มตร</mark>ต่อวินาทีก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย



รูปที่ 4.68 ฮาร์มอนิกเฟส B ที่ความเร็วลม 8 เมตรต่อวินาทีก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย



รูปที่ 4.69 ฮาร์มอนิกเฟส C <mark>ที่ค</mark>วามเร็<mark>วลม</mark> 8 เมตร<mark>ต่อวิ</mark>นาทีก่อนใช้การควบคุมแบบทำนาย



รูปที่ 4.70 ฮาร์มอนิกเฟส A ที่ความเร็วลม 8 เมตรต่อวินาทีหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย



รูปที่ 4.71 ฮาร์มอนิกเฟส B ที่ความเร็วลม 8 เมตรต่อวินาทีหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย



รูปที่ 4.72 ฮาร์มอนิกเฟส C ที่ความเร็วลม 8 เมตรต่อวินาทีหลังใช้การควบคุมแบบทำนาย

4.3.5.1 สรุป

จากผลการทดลองกังหันลมที่ความเร็ว 8 เมตรต่อวินาที เมื่อพิจารณาแรงดันไฟฟ้า ของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าจะมีลักษณะที่เหมือนกันกับความเร็วอื่น ๆ กระแสสนามของเครื่องกำเนิดจะ เป็นเช่นเดียวกับกระแสสนามของความเร็วลมอื่นเช่นเดียวกัน โดยกระแสสนามก่อนการใช้ตัวสังเกต สถานะมาปรับปรุงจะมีลักษณะไม่ราบเรียบและใช้เวลามากกว่าที่จะลู่เข้าสู่สถานะคงที่ เมื่อพิจารณา ที่กริดโหลดแรงดันไฟฟ้ามีลักษณะเป็นรูปคลื่นไซด์ แต่กระแสไฟฟ้าที่กริดโหลดกลับไม่เป็นตามรูปคลื่น ไซด์และมีฮาร์มอนิกเข้ามาเกี่ยวข้องกับระบบกังหันลมนี้ค่อนข้างสูง จึงนำวิธีการควบคุมแบบทำนาย มาช่วยปรับปรุงกระแสไฟฟ้า เพื่อลดฮาร์มอนิกที่เกิดขึ้นให้เป็นตามมาตราฐานไออีอีอี (IEEE Standard)



บทที่ 5 สรุปและข้อเสนอแนะ

5.1 สรุป

งานวิทยานิพนธ์นี้ได้นำเสนอการดำเนินการวิจัยเกี่ยวกับสมรรถนะเหมาะสมที่สุดของระบบ เครื่องกำเนิดไฟฟ้ากังหันลมโดยใช้การควบคุมแบบทำนายและตัวสังเกตสถานะ สำหรับการจำลองนี้ ได้ใช้แบบจำลองทางคณิตศาสตร์ซึ่งอยู่ในรูปแบบของสมการทั่วไปและรูปแบบเมทริกซ์ การจำลอง ระบบกังหันลมเครื่องกำเนิดไฟฟ้าซิงโครนัสแม่เหล็กถาวร โดยแบ่งเป็น 3 ส่วนหลัก ๆ คือ กังหันลม และเครื่องกำเนิดไฟฟ้า วงจรไฟฟ้า และกริดโหลด และจะใช้วิธีการควบคุมแบบทำนายและตัวสังเกต สถานะเพื่อเพิ่มสมรรถนะของระบบกังหันลม และลดฮาร์มอนิกให้เป็นตามมาตราฐาน (IEEE 519) โดยการตัวสังเกตสถานะจะนำกระแสไฟฟ้าสนามของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าซิงโครนัสมาปรับปรุงโดยผ่าน แบบจำลองตัวสังเกตสถานะและส่งกระแสไฟฟ้าสนามกลับไปยังเครื่องกำเนิดไฟฟ้า เพื่อให้กระแส สนามมีความราบเรียบและเสถียรมากขึ้น การควบคุมแบบทำนายจะนำแรงดันไฟฟ้าจากวงจรไฟฟ้า อินเวอร์เตอร์มาทำนาย โดยผ่านแบบจำลองการควบคุมแบบทำนายจะนำแรงดันไฟฟ้าจากวงจรไฟฟ้า อินเวอร์เตอร์มาทำนาย โดยผ่านแบบจำลองการควบคุมแบบทำนายจะนำแรงดันไฟฟ้าจากวงจรไฟฟ้า วินาที การดำเนินการวิจัยวิทยานิพนธ์นี้ได้สำเร็จลูล่วงตามวัตถุประสงค์ โดยสามารถสรุปผลการ ดำเนินการวิจัยได้ดังต่อไปนี้

บทที่ 1 ได้นำเสนอความเป็นมาและความสำคัญของปัญหา โดยกล่าวถึงปัญหาพลังงานลมที่ เกิดขึ้นในระบบกังหันลมในประเทศไทย เนื้อหาในบทที่ 1 ยังกล่าวถึงววัตถุประสงค์ ข้อตกลงเบื้องต้น ขอบเขตวิทยานิพนธ์ และประโยชน์ที่คาดว่าได้รับจากงานวิจัยนี้

บทที่ 2 ได้นำเสนอปริทัศน์วรรณกรรมและงานวิจัยที่เกี่ยวข้อง ซึ่งทำให้ทราบหลักการแนวคิด ของระบบกังหันลมที่เครื่องไฟฟ้าซิงโครนัสและเครื่องกำเนิดไฟฟ้าซิงโครนัสแบบแม่เหล็กถาวร อีกทั้ง โครงสร้างการทำงานต่าง ๆ ตัวสังเกตสถานะหรือตัวสังเกตการณ์ (State - Observer) โดยตัว สังเกตการณ์จะนำมาใช้ระบุพารามิเตอร์ต่าง ๆ หรือกระแสไฟฟ้าที่มีความผิดพลาดเพื่อนำมาปรับปรุง ให้มีศักยภาพที่มากขึ้น การควบคุมแบบทำนาย (Model Predictive Control) โดยนำค่าพารามิเตอร์ ที่จะทำนาย เช่น กระแสไฟฟ้า ความถี่โหลด (Load Frequency Control : LFC)สัญญาณพีดับเบิลยู เอ็ม (Pulse Width Modulation : PWM) เป็นต้น มาปรับปรุงโดยผ่านตัวควบคุมแบบทำนายและ ป้อนกลับไปยังระบบ ทำให้สามารถลดฮาร์มอนิกที่เกิดขึ้นกับระบบกังหันลมนี้ได้

บทที่ 3 ได้นำเสนอเกี่ยวกับทฤษฎีบทที่เกี่ยวข้อง โดยหัวข้อแรกจะนำเสนอเกี่ยวกับกังหันลม ความเร็วลมของประเทศไทย ค่าพารามิเตอร์เกี่ยวกับกังหันลม ค่าสัมประสิทธิ์ต่าง ๆ ของกังหันลม ประเภทของกังหันลมโดยแบ่งเป็น 2 ประเภทคือ กังหันลมแกนหมุนแนวตั้งและกังหันลมแกนหมุน แนวนอน หัวข้อถัดไปคือเครื่องกำเนิดไฟฟ้าแบบซิงโครนัส อธิบายเกี่ยวกับโครงสร้างเครื่องกำเนิด ไฟฟ้า วงจรสมมูล ค่าพารามิเตอร์ต่าง ๆ หัวข้อถัดไปคือ เครื่องกำเนิดไฟฟ้าแบบซิงโครนัสแม่เหล็กถาวรนำเสนอเกี่ยวกับโครงสร้างเครื่อง กำเนิดไฟฟ้าแบบแม่เหล็กถาวร ค่าพารามิเตอร์ต่าง ๆ แบบจำลองทางคณิตศาสตร์ หัวข้อถัดไปคือ วงจรไฟฟ้า โดยจะมีวงจรไฟฟ้า 3 แบบคือ วงจรเรียงกระแสสามเฟสแบบเต็มคลื่น วงจรทวี แรงดันไฟฟ้า และวงจรอินเวอร์เตอร์สามเฟส จะอธิบายถึงโครงสร้างของวงจรไฟฟ้าทั้ง 3 แบบ สมการ ที่ใช้เพื่อการออกแบบวงจรไฟฟ้า หัวข้อถัดไปคือ กริดไฟฟ้า นำเสนอเกี่ยวโครงสร้าง สมการของกริด ไฟฟ้าที่ใช้ในระบบกังหันลม หัวข้อถัดไปคือการควบคุมมุมพิช นำเสนอเกี่ยวกับการปรับมุมพิชของ กังหันลม โดยใช้ตัวควบคุมพีไอมาควบคุมเพื่อให้มีเสถียรภาพมากขึ้น หัวข้อถัดไปคือตัวสังเกตสถานะ นำเสนอเกี่ยวกับทฤษฎีบทตัวสังเกตการณ์ของลุงเบอร์เกอร์ ที่สามารถตรวจจับหรือสังเกตสถานะหรือ พารามิเตอร์ต่าง ๆ ได้ โดยใช้สมการที่ 3.40 เป็นตัวสังเกตสถานะ และใช้เมทริกซ์ *L* ตรวจจับค่าความ ผิดพลาดของสิ่งที่สังเกต เพื่อนำสิ่งที่สังเกตมาปรับปรุง ดังรูปที่ 3.19 – 3.20 หัวข้อถัดไปคือการ ควบคุมแบบทำนาย ได้นำเสนอเกี่ยวกับการ<mark>ท่</mark>านายอนาคตต่าง ๆ ของระบบที่สนใจ และการหาค่า เหมาะสมที่สุดของการทำนาย โดยใช้สมการที่ว่ไปของการทำนายมาปรับปรุงใช้กับระบบที่ศึกษา

. บทที่ 4 ได้นำเสนอเกี่ยวกับโปรแ<mark>ก</mark>รมกา<mark>ร</mark>จำลองและผลการจำลองของการหาค่าเหมาะสม ้ที่สุดสำหรับกังหันลมด้วยเครื่องกำเนิดไ<mark>ฟ</mark>ฟ้าซิงโ<mark>ค</mark>รนัส โดยความเร็วลมที่นำมาใช้ในการจำลองมี ์ ทั้งหมด 3 แบบคือ ความเร็วลมที่ 1, 2<mark>.5</mark> และ 4 เม<mark>ตร</mark>ต่อวินาที หัวข้อแรกที่นำเสนอคือ ระบบกังหัน ้ลมด้วยเครื่องกำเนิดไฟฟ้าโดยใช้ตัวสังเกตสถานะและการควบคมแบบทำนาย โดยจะนำเสนอถึง ้ส่วนประกอบของระบบกังหันลม<mark>มีทั้</mark>งหมด 4 ส่วนคือ <mark>กังหั</mark>นลม เครื่องกำเนิดไฟฟ้าแบบซิงโครนัส ้วงจรไฟฟ้า และกริดโหลด ซึ่งในส่วนของกังหันลมใช้การควบคุมพีไอเพื่อมาปรับมุมพิชให้ลักษณะ ้กำลังของมุมพิชดีขึ้น ส่วนขอ<mark>ง</mark>เครื่องกำเนิดไฟฟ้าใช้ตัวสังเกต<mark>ส</mark>ถานะมาปรับปรุงกระแสไฟฟ้าสนาม ของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าให้มีคุณลักษณะดีขึ้น เพื่อลด<mark>ฮาร์มอนิ</mark>กที่ส<mark>า</mark>มารถเกิดขึ้นได้ ส่วนของวงจรไฟฟ้า แบ่งออกเป็น 3 ส่วนคือ วงจรเรียงกระแสไฟฟ้าแบบบริดจ์ วงจรทวีแรงดันไฟฟ้า และวงจร ้อินเวอร์เตอร์ โดยวงจรไฟ<mark>ฟ้าทั้งหมดจะทำหน้าที่แปลงแรงดันไฟฟ้าที่</mark>ได้จากเครื่องกำเนิดไฟฟ้าเพื่อให้ เข้ากับกริดโหลดได้ และใ<mark>นที่วงจรอินเวอร์เตอร์มีการนำก</mark>ารควบคุมแบบทำนายมาควบคุม ้กระแสไฟฟ้าของกริดโหลด เพื่อล<mark>ดฮาร์มอนิกกระแสไฟฟ้า</mark>ที่เกิดจากตัววงจรไฟฟ้าและเครื่องกำเนิด ไฟฟ้าได้ หัวข้อถัดไปคือ ผลการจำลองของระบบกังหันลม โดยส่วนแรกคือ ผลการจำลองของเครื่อง ้กำเนิดไฟฟ้าและวงจรไฟฟ้า แสดงให้เห็นถึงแรงดันไฟฟ้าของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าและวงจรไฟฟ้าที่ ้ความเร็วลมที่ต่าง ๆ กัน ซึ่งแรงดันไฟฟ้าที่ออกจากเครื่องกำเนิดไฟฟ้ามีใกล้เคียงกัน แต่ไม่สามารถ ้นำมาเชื่อมต่อกับกริดโหลดได้โดยตรง จึงนำวงจรไฟฟ้าทั้งสามวงจรไปเชื่อมต่อเพื่อทำให้แรงดันไฟฟ้า และกระแสไฟฟ้าไหลเข้าไปหากริดโหลดได้ ส่วนต่อไปคือ ผลการจำลองของตัวสังเกตสถานะ โดยใช้ ้ตัวสังเกตสถานะไปสังเกตกระแสไฟฟ้าสนามของเครื่องกำเนิดไฟฟ้าเพื่อลดฮาร์มอนิกที่สามารถเกิดขึ้น จากเครื่องกำเนิดไฟฟ้าได้ ส่วนถัดไปคือ ผลการจำลองกริดโหลดและการควบคุมแบบทำนาย นำเสนอ แรงดันไฟฟ้าและกระแสไฟฟ้าของกริดโหลด โดยกระแสไฟฟ้าของกริดโหลดก่อนมีการควบคุมแบบ ทำนาย กระแสไฟฟ้ามีฮาร์มอนิกที่สูงมาก ซึ่งฮาร์มอนิกที่เกิดขึ้นในระบบมาจากเครื่องกำเนิดไฟฟ้า ้วงจรไฟฟ้าต่าง ๆ และเมื่อใช้การควบคุมแบบทำนายกระแสไฟฟ้าของกริดโหลดมีฮาร์มอนิกลดลง ้อย่างเห็นได้ชัด ส่วนถัดไปคือ ฮาร์มอนิกที่เกิดขึ้นในการจำลอง นำเสนอฮาร์มอนิกที่เกิดขึ้นที่กริดโหลด ้โดยความเร็วลมทั้งสามก่อนใช้การควบคุมแบบทำนายมีฮาร์มอนิกสูงถึง 70 – 100 เปอร์เซ็นต์ และ หลังใช้การควบคุมแบบทำนายมาช่วยปรับปรุง ซึ่งฮาร์มอนิกลดลงสูงมาก เหลือประมาณ 0.9 – 1 เปอร์เซ็นต์ ด้วยวิธีตัวสังเกตสถานะและการควบคุมแบบทำนายสามารถลดฮาร์มอนิกได้ตาม มาตราฐาน (IEEE : 519) ได้จริง

5.2 ข้อเสนอแนะ

 ในการจำลองระบบกังหันลมที่เชื่อมต่อกับกริดโหลด โดยใช้การควบคุมแบบทำนายและ ตัวสังเกตสถานะมาเพิ่มสมรรถนะของระบบกังหันลม ในการจำลองงานวิจัยนี้ได้ทำใช้การกริดโหลด เพียง 1 แบบเท่านั้น ในงานวิจัยต่อไปอาจจะเพิ่มกริดโหลดมากกว่า 1 แบบ

 ในการจำลองระบบกังหันลมโดยใช้ตัวควบคุมแบบทำนายและตัวสังเกตสถานะ ใน งานวิจัยนี้ใช้ตัวควบคุมแบบทำนาย ทำนายที่กระแสไฟฟ้าที่กริดโหลดเพียงอย่างเดียว ซึ่งงานวิจัย ต่อไปอาจนำตัวควบคุมแบบทำนายมาทำนายที่อื่น เช่น เครื่องกำเนิดไฟฟ้า เป็นต้น

3. เวลาทำการจำลองระบบกั<mark>งหันลม</mark> ควรใช้คอมพิวเตอร์ที่มีคุณภาพดี ไม่อย่างนั้น เวลาจำลองอาจทำให้เครื่องค้างและผลลัพ<mark>ธ์</mark>ผิดเพี้ยนไปได้



รายการอ้างอิง

- A. Hwas and R. Katebi. (2012). Wind Turbine PI Pitch Angle Control. IFAC Conference on Advances in PID Control. Brescia. Italy.
- C. Ramonas and V. Adomavicius. (2013) Research of the Converter Control Possibilities in the Grid - tied Renewable Energy Power Plant. **ELEKTRONICA IR ELEKTROTECHNIKA**. ISSN 1392-1215. Vol.19. No.10.
- Č. Ramonas, V. Kepalas and V. Adomavičius. (2009). Research of the Usage of Doublefed Generators in Wind Turbines. ELEKTRONICA IR ELEKTROTECHNIKA. ISSN 1392- 1215. No.8 (96).
- Č. Ramonas, V. Kepalas and V. Adomavičius. (2010). Research of the Grid-Tied Power System Consisting of Wind Turbine and Boiler GALAN. **ELEKTRONICA IR ELEKTROTECHNIKA**. ISSN 1392-1215. No.10 (106).
- E. Kyriakides and G.T. Heydt. (2004). Estimation of synchronous generator parameters using an observer for damper currents and a graphical user interface. **Electrical Power SystemsResearch**. pp. 7-16.
- Freescale semiconductor Ltd. (2008) Sensorless PMSM Vector Control with a Sliding Mode Observer for Compressors Using MC56F8013. Freescale semiconductor.
- H. Saadat. (1999). Introduction Modern Control Application. Power System Analysis. pp. 567 - 576.
- H.M. Yassin, H.H. Hanafy and M.M.Halauda. (2015). Optimization of PMSG Variable Speed Wind Energy Conversion System Controller Parameters by Biogeography-Based Optimization. Journal of Electrical Engineering. www.jee.ro
- H. Xiao, Y. Liu and H. Liu. (2013). Harmonic Analysis by Modeling and Simulation of the Wind Farm Based on DFIG. **ELEKTRONICA IR ELEKTROTECHNIKA**. ISSN 1392-1215. Vol.19, No.7.
- J. Verguawe, A. Matinez and A. Ribas. (2006). Optimization of Permanent Magnet Synchronous Generator (PMSG). **RE&PQJ**.
- J. De León-Morales and S. Acha-Daza. (2000). Observer-based control for a synchronous generator. Electrical Power and Energy Systems, Elsevier Science Ltd. No.22, pp.575-587.
- L. Bisenieks, D. Vinnikov and S. Ott. (2011). Switch Inductor Quasi-Z-Source Based Back – to – BackConverter for Variable Speed Wind Turbines with PMSG. ELEKTRONICA IR ELEKTROTECHNIKA. ISSN 1392-1215. No.8 (114).

- L. Streit, D. Janik and J. Talla. (2016). Serial-Parallel IGBT Connection Method Based on Overvoltage Measurement. **ELEKTRONICA IR ELEKTROTECHNIKA**. ISSN 1392-1215. Vol.22. No.1.
- M. Costea, E. Vladu and T. Karoly. (2011). Wind Turbine Modeling in MATLAB SIMULINK. Natural Resources and Sustainable Development. pp. 113-120.
- M. A. Husain* and A. Tariq. (2014). Modeling and Study of a Standalone PMSG Wind Generator System Using MATLAB/SIMULINK. Universal Journal of Electrical and Electronic Engineering. pp. 270-277.
- M. S. Camara, M. B. Camara, B. Dakyo and H. Gualous. (2015). Permanent Magnet Synchronous Generator for Offshore Wind Energy System Connected to Grid and Battery-Modeling and Control Strategies. International Journal of Renewable Energy. Vol.5. No. 2..
- O. Anant and P. Padej (2008). Application of Adaptive Tabu Search for Optimum PID Controller tuning AVR System. **WSEAS TRANSACTIONS on POWER SYSTEMS**. Issue 6, Vol. 3, pp. 495-506.
- O. Anant and P. Padej. (2008). Optimum PID controller tuning for AVR system using adaptive tabu search. World Scientific and Engineering Academy and Society (WSEAS) Stevens Point,
- O. Anant, L. Uthen and L. Chakrit. (2018). Optimization for Wind Turbine with Permanent Magnet Synchronous Generator (PMSG) using Optimal Control Design. IEEE TRANSACTIONS ON ENERGY CONVERSION.
- O. Anant and L. Chakrit. (2017). Stability for Wind Turbine using Observer Method with Permanent Magnet Synchronous Generator (PMSG). International Conference on Alternative Energy in Developing Countries and Emerging Economies, Elsevier Science, Vol. 138. pp. 122 - 127
- O. Anant and T. Aunchim. (2011). A Study of Wind Speed Characteristic in PI Controller based DFIG Wind Turbine. World Academy of Science. Engineering and Technology International Journal of Electrical and Computer Engineering. Vol 5. No. 12.
- R. L. William II and D. A. Lawrence. (2007). Linear State-Space Control Systems. John Wiley & Sons Inc. pp. 300-348.
- Z. Wu, X. Dou, J. Chu and M. Hu. (2013). Operation and Control of a Direct-Driven PMSG-Based Wind Turbine System with an Auxiliary Parallel Grid-Side Converter.
 Energies. Vol. 6. pp. 3405-3421.
- Z. Zhang and L. Zhou. (2016). Sensorless Control of a Ferrite PM Assist-Synchronous Reluctance Machines by Using Sliding Mode Observer and High Frequency

Signal Injection. **ELEKTRONICA IR ELEKTROTECHNIKA**. ISSN 1392-1215. Vol.22. No.4.



ภาคผนวก ก

โปรแกรมการจำลอง

ะ รัว_{วิ}กยาลัยเทคโนโลยีสุรุบาร



รูปที่ ก.1 แบบจำลองกังหันลมในโปรแกรม



รูปที่ ก.2 แบบ<mark>จำล</mark>องเครื่อ<mark>งกำ</mark>เนิดไฟฟ้าในโปรแกรม



รูปที่ ก.3 แบบจำลองวงจรเรียงกระแสสามเฟสในโปรแกรม



รูปที่ ก.4 แบบจ<mark>ำล</mark>องวงจร<mark>ทวีแร</mark>งดันไฟฟ้าในโปรแกรม





รูปที่ ก.6 แบ<mark>บ</mark>จำลอง<mark>ก</mark>ริดโหลดในโปรแกรม



ภาคผนวก <mark>ข</mark>

บทความ<mark>ทางวิชาการที่ได้รับการต</mark>ีพิมพ์ในระหว่างศึกษา



รายชื่อบทความทางวิชาการที่ได้รับการตีพิมพ์เผยแพร่ในการศึกษา

- Lertnuwat C. and Oonsivilai A., (2017), Stability for Wind Turbine using Observer method with Permanent Magnet Synchronous Generator (PMSG), 2017 International Conference on Alternative Energy in Developing Countries and Emerging Economies, Bangkok, Thailand, 25 – 26 May 2017
- Lertnuwat C., Oonsivilai A. and Leeton U., Optimization for Wind Turbine with Permanent Magnet Synchronous Generator (PMSG) Using Optimal Control Design, The 6th International Electrical Engineering Congress, Krabi, Thailand, 7 – 9 March 2018





1. Introduction

According to studied the wind turbine system by using Permanent Magnet Synchronous Generator (PMSG) as a system generator. The voltage, current vary speed and pitch angle for wind turbine while we are considering voltage, it will have 3 phase voltage with a sinusoidal waveform but while we are considering 3 phase current, it is evident that the phase current a, b and c are distorted sinusoidal waveform so we will use observer method [2] for more stable current.

The observer method in this paper use Ackermann's Formula to find the matrix: L then create regular observer block diagram for the more stable system [1].

The wind turbine system use torque (T_m) control so we used pitch angle and PI control that are controlled beta angle (β) for more stable torque [3].

The grid is a 3 phase 380 V [5,6]. electrical system therefore use rectifier (AC-DC), a boost converter (DC-DC) and Inverter (DC-AC) to increase voltage generator to equal voltage grid. However, the rectifier is responsible for changing alternating current (AC) to direct current (DC) to use in the boost converter. The boost converter is responsible for increasing the voltage equal 380 V_{pask-pask}. Then use an inverter to change direct current (DC) to alternating current (AC) with a voltage of 380 V_{ms}.

2. PMSG Wind Turbine system

The PMSG wind generation system is shown Fig.1, where the wind turbine is connected to PMSG. The electrical power generated by PMSG is transmitted to the power grid with a rectifier, boost converter and inverter.



Fig.1: PMSG Wind turbine system.

2.1 Modeling of Wind Turbine

The mechanical power from the wind is given equation [4,8,11].

$$P_{w} = \frac{1}{2} \rho A C_{p} (\lambda, \beta) V_{W}^{3}$$

Where C_p is power coefficient, ρ is air density, which is equal to 1.225 kg/m³. Ww is the wind speed in m/s and A is area swept by the rotor in m². The power conversion coefficient is a function of the tip speed ratio and the blade pitch angle β (deg), equation [9]

$$\lambda = \frac{\omega_m R}{V}$$
(2)

 C_p for given values of λ and β for both fixed and variable speed wind turbines is calculated based on the modeling turbine characteristics of equation [4].

$$C_{\mathbf{p}}(\boldsymbol{\lambda},\boldsymbol{\beta}) = C_{1} \left(\frac{C_{4}}{\lambda_{1}} - C_{g} \boldsymbol{\beta} - C_{q} \right) e^{-\frac{L_{3}}{\lambda_{1}}} + C_{g} \boldsymbol{\lambda}$$
(3)

Since this function depends on the wind turbine rotor type, the coefficient C_1 - C_6 can be different for various turbine design. The coefficients are equal to : $C_1 = 0.5176$, $C_2 = 116$, $C_3 = 0.4$, $C_4 = 5$, $C_5 = 21$, $C_6 = 0.0068$ furthermore the parameter is also defined as [4,9]

$$\frac{\iota}{\lambda_i} = \frac{\iota}{\lambda + \omega v_2 \beta} - \frac{\omega v_2 \beta}{\beta^3 + \iota}$$
(4)

123

(1)


The equations of PMSG are the voltage equation of stator 3 phase in the instantaneous form can be express as [2,7]

$$u_{SA} = R_S i_{SA} + \frac{d}{dt} q_{SA}$$
(5)

$$u_{SB} = R_{S}i_{SB} + \frac{a}{st}z_{BSB}^{a}$$
(6)

$$u_{sc} = R_s i_{sc} + \frac{d}{dt} \psi_{sc}$$
(7)

Due to large number of equations in the instantaneous form (5, 6 and 7) is more practical to re-write the instantaneous equations two axis (α and β axis). The PMSG can be express as

$$s_{\alpha} = R_{S} i_{S\alpha} + \frac{\alpha}{d\pi} \psi_{S\alpha}$$
(8)

$$is_{\beta} = R_{S} is_{\beta} + \frac{d}{dt} v p_{S\beta}$$
(9)

$$\psi_{RK} = L_{S} i_{Sa} + \psi_{M} \cos \theta_{V}$$
(10)

$$\psi_{SB} = L_{S} i_{SB} + \psi_{M} shn \theta_{F}$$
(11)

The equation which lies at the base of PMSG model is the mechanical equation given as

$$T_{m} - T_{c} = j \frac{m \omega_{m}}{\sigma t}$$
(12)

2.3 The Converter System

124

The model of the rectifier, boost converter and inverter is simplified because AC current and voltage use effective values. The rectifier, boost converter and inverter can be modeled by using simple multiplication factors.



Fig 3: A global converter system

The three phase rectifier to use diode and capacitor according as previously studied but the boost converter described by the following equation:

$$\mathbf{K} = \mathbf{1} - \frac{\mathbf{v}_a}{\mathbf{v}_a}$$
(13)

$$C = \frac{I_a \partial t_a - V_a t}{\Delta V_c \partial V_a}$$
(14)

$$\mathbf{L} = \frac{\eta_0 N_0 - \gamma_0 2}{\Delta J_0 N_0} \qquad (15)$$

Where K is a duty cycle, V_g is an input voltage, V_a is an output voltage, J_a is an average output current, ΔV is a ripple output voltage and M is a ripple current through the inductor. This inverter used as 6 IGBT/Diode for convert direct current (DC) to alternating current (AC) and the pulse signal used in the inverter is PWM signal (Pulse-Width Modulation) by using frequency 1650 Hz. in this paper.

Control of Wind Turbine with PMSG 3

3.1 Pitch Angle Control

Adjusting the pitch angle of a wind turbine provides an effective means of limiting performance in strong wind speed. Ideally, the pitch angle reference can be obtained from the curve of the pitch angle versus wind speed, this control strategy is not an acceptable method as the effective wind speed cannot be measured accurately. Therefore we will use PI controller to make pitch angle more stability [3].

$$\beta_d = K_p e + K_s J e dt \qquad (16)$$

$$K_{p} = \frac{2\beta}{\omega_{m,xef} - \omega_{m}}$$
(17)

$$\mathbf{K}_{d} = \frac{1}{\omega_{m,ref} - \omega_{m}} \times \left(\frac{z\beta}{\omega_{m,ref} - \omega_{m}} - \mathbf{K}_{p}\right) \times \frac{\partial \omega_{w}}{\partial \tau}$$
(18)



e

Fig 4 : PI Pitch Angle Controller

3.2 Observer Method

From theory observer method [1] to use linear time-invariant state equation (20), we define a linear state observer to also be an n-dimensional linear state equation that accepts u(t) and y(t) as inputs and whose state represents the estimate of x(t). The observer assumes the form equation (21). x(t) = Ax(t) + Bu(t)

$$y(t) = Cx(t)$$
 (20)

 $\hat{\mathbf{x}} = \mathbf{A}\hat{\mathbf{x}}\hat{\mathbf{t}} + \mathbf{B}\mathbf{u}(\mathbf{t}) + \mathbf{L}[\mathbf{y}(\mathbf{t}) - \hat{\mathbf{y}}(\mathbf{t})]$

$$\hat{x}(0) = \hat{x}_0$$
 (21)

÷-

Which looks like a copy of the state equation (20) driven by an error term y(t) . Y(t) that enters the dynamics through an n x p observer gain matrix : L. This error term is intended to drive the state estimate a(t) to the actual state x(t) over time. We define the estimation error x(t) = x(t) - x(t) in term of which we derive the error dynamics [12]. dx = 0x = 0x

= Ax(t) - Ax(t) - L[Cx(t) - Cx(t)]

$$= (A - LC)\tilde{x}(t)$$
mula [1] the observable pair (A C) our strategy is to first apply (

Matrix: L use Ackermann's Formula [1], the observable pair (A,C). our strategy is to first apply our result to the controllable pair (AT,CT) to write T01

$$L = \alpha(A)Q_{(A,C)}^{-1} \begin{bmatrix} 0\\ 0\\ 0\\ 1 \end{bmatrix}$$

(23)

(22)

125

(19)





Optimization for Wind Turbine with Permanent Magnet Synchronous Generator (PMSG) Using Optimal Control Design

Chakrit Lertnuwat^{*}, Uthen Leeton and Anant Oonsivilai Alternative and Sustainable Energy Research Unit School of Electrical Engineering, Suranaree University of Technology Muang District, Nakhon Ratchasima, 30000, THAILAND Email: lertnuwat.same@gmail.com

Abstract—The paper proposes Optimization for Wind turbine in PMSG using optimal control design. The mathematical model of PMSG conversion system is developed. The model is uses calculated the response of PMSG. The optimization uses a linear quadratic regulator (LQR) for better performance of response output to make output more stable and optimal effectiveness. Simulation of the system using MATLAB/Simulink was performed to present the advantages of this optimization.

keywords: PMSG, Optimal Control Design, LQR

I. INTRODUCTION

In the past research exhibited optimization of PMSG wind turbine [3]. They used voltage source converter (VSC) to control synchronous generator to operate at an optimal speed and the wind energy systems consistency to the output power, the coefficient and tip-speed proportion, DFIG model and control procedure by PI controller [9-12]. This paper has both synchronous speed control and optimization of PMSG using LQR that improved the result.

From education, the wind turbine system by Permanent Magnet Synchronous Generator (PMSG) is a generator in this system. Therefore, in this system are discussed wind turbine, electric circuits and optimization of PMSG. The wind turbine uses torque control I so used pitch angle and PI control are controlled beta angle (β) for more stable torque. The permanent magnet synchronous generator use optimal control design technique for responsible output increased efficiency. The electric circuits will use rectifier (AC-DC), a boost converter (DC-DC) and an inverter circuit (DC-AC) to use with grid load. The grid load is a 3 phase 380 V_{ms} similarly real load.

The paper presents optimal control design technique of permanent magnet synchronous generator. In [1] the designed controls for this system by minimizing a performance index that depends on the system variables. The object of optimum controller configuration is to assign the optimum control law $u^*(x,t)$ which can exchange the system from its underlying state to the last state to such an extent that a given performance index is minimize. The performance index that is generally utilized as a part of optimum control configuration is known as the quadratic performance and is an in light of least error and least energy criteria.

II. Wind Turbine with PMSG system

The Wind Turbine with PMSG system is indicated Fig.1 when the wind turbine is associated to PMSG, it generated electrical then the electrical flow through electrical circuits make enough electricity to the grid load.



A. Modeling of Wind Turbine

The mechanical power of wind turbine is given equation by (1).[2,6,7]

$$P_{w} = \frac{1}{2} \rho AC_{p}(\lambda, \beta) V_{w}^{3}$$
(1)

Where Cp is energy coefficient, ρ is air density, which is equivalent to 1.225 kg/m³, Vw is the airspeed in m/s and A is area sweep by the rotor in m². The power change coefficient is a function of the tip speed ratio and the propeller pitch angle $\beta(deg)$. Equation by (2) [3]

$$\lambda = \frac{\omega_m R}{m}$$
(2)

 C_p for given values of λ and β for both fixed and variable speed wind turbines is calculated based on the modeling turbine characteristics of equation (3). [2]

IEECON 2018, Krabi, Thailand

$$C_p(\lambda_3\beta) = C_1 \left(\frac{C_2}{\lambda_1} - C_3\beta - C_4\right) e^{-\frac{C_5}{\lambda_1}} + C_6\lambda$$
 (3)

Since this function depend on the wind turbine rotor species, the coefficient C1-C6 can be diverse for different turbine structure. The coefficients are equal to : $C_1 = 0.5176$, $C_2 = 116$, $C_3 = 0.4$, $C_4 = 5$, $C_5 = 21$, $C_6 = 0.0068$ furthermore the parameter is also defined as (4). [2,3]

$$\frac{1}{\lambda_{l}} = \frac{1}{\lambda + 0.08\beta} - \frac{0.035}{\beta^{2} + 1}$$
(4)

Fig.2: Wind Turbine power characteristic (P.-.....) curve with maximum

B. Modeling of PMSG

The equations of PMSG are the voltage equation of stator three phase in the instantaneous form can be express as.[4,8]

$$u_{SA} = R_S i_{SA} + \frac{d}{dt} \psi_{SA}$$
(5)
$$u_{SB} = R_S i_{SB} + \frac{d}{dt} \psi_{SB}$$
(6)
$$u_{SC} = R_S i_{SC} + \frac{d}{dt} \psi_{SC}$$
(7)

Due to a large number of equations in the instantaneous form (5, 6 and 7) is more practical to re-write the instantaneous equations two axis (α and β axis). The PMSG can be express as

$$u_{5\alpha} = R_{5} i_{5\alpha} + \frac{d}{dt} \psi_{5}$$

$$u_{5\beta} = R_{5} i_{5\beta} + \frac{d}{dt} \psi_{5}$$

$$(9)$$

$$\psi_{5\alpha} = L_{5} i_{5\alpha} + \psi_{M} \cos \theta_{r}$$

$$(10)$$

$$ψ_{SB} = L_S i_{SB} + ψ_M sin θ_r$$
(11)

The equation which lies at the base of PMSG model is the mechanical equation given as $% \left({{{\rm{PMSG}}}} \right)$

$$T_m - T_e = j \frac{d\omega_m}{dt}$$
(12)

C. The Converter System

The model of the rectifier, boost converter and inverter is rearranged because of the fact that AC current and voltage effectual values. The rectifier, boost converter and inverter can now be modeled by using simple multiplication factors. [13]



Fig.3: Global converter system

The three-phase rectifier to use diode and capacitor according to previously studied but the boost converter described by the following equation.

$$K = 1 - \frac{v_s}{v_s}$$
 (13)

$$C = \frac{I_a(V_a - V_s)}{\Delta V \times V_a}$$
(14)

$$= \frac{v_s(v_a - v_s)}{\Delta I \times V_a}$$
(15)

where K is duty cycle, V_s is input voltage, V_a is output voltage, I_a is average output current, ΔV is ripple output voltage and ΔI is ripple current through the inductor. This inverter used as 6 IGBT/Diode for convert direct current (DC) to alternating current (AC) and the pulse signal used in the inverter is PWM signal (Pulse-Width Modulation) using frequency 1650 Hz. In this paper.

III. Pitch Angle Control

The adjustment of a wind turbine pitch angle provides an effective means of limiting performance in a strong wind speed. Ideally, the pitch angle reference can be acquired from the pitch angle bend versus wind speed, this control methodology isn't a satisfactory strategy as the compelling wind speed cannot be measured accurately. Therefore we use PI controller to control the pitch angle more stable [5].

$$B_d = K_p e + K_i \int e \, dt \qquad (16)$$

$$K_{p} = \frac{2\beta}{\omega_{m,ref} - \omega_{m}}$$
(17)

IEECON 2018, Krabi, Thailand



Fig 4: PI Pitch Angle Controller

IV. Optimal Control Design

Wm

In [1] we will discourse the design of optimum controllers for linear systems with quadratic performance index, called linear quadratic controller (LQR) issue. When optimum control design, the error decreases and also reduces energy consumption, increases efficiency and increase performance. Consider the system described by

$$\dot{x}(t) = Ax(t) + Bu(t)$$
 (20)

The issue is to find the vector K(t) of the control law

$$u(t) = -K(t)x(t)$$

(21)

which minimizes the value of a quadratic performance index J of the form

$$J = \int_{t_0}^{t_f} (x'Qx + u'Ru)dt \qquad (22)$$

The equation (20) is made to the dynamic system. In (22), Q is a positive semi-definite matrix, and R is a genuine symmetrical matrix. To acquire a formal solution, we can utilize the technique for Lagrange multipliers. The constraint problem is solved by (20) to (21) used an n-vector of Lagrange multipliers, λ . The issue recedes to the minimization of the ensuing unconstrained function.

$$L(x,\lambda,u,t) = [x'Qx + u'Ru] + \lambda'[Ax + Bu - \dot{x}]$$
(23)

The optimum values are found by equation the partial derivatives to zero.

$$\frac{\partial L}{\partial \lambda} = AX^* + \Box u^* - \dot{x}^* = 0 \rightarrow \dot{x}^* = AX^* + \Box u^*$$
 (24)

$$\frac{\partial L}{\partial u} = 2Ru^* + \lambda' \boxtimes = 0 \rightarrow u^* = -\frac{1}{2}R^{-1}\lambda' \boxtimes$$
 (25)

$$\frac{\partial L}{\partial x} = 2x'^*Q + \hat{\lambda}' + \lambda'A = 0 \rightarrow \hat{\lambda} = -2Qx^* - A'\lambda$$
 (26)

Suppose that there exists a symmetrical, time-varying positive definite matrix p(t) satisfying

$$\lambda = 2p(t)x^{*}$$
 (27)

Replacing u(t) = -Kx(t) into (25) gives the optimal closedloop control law

$$u(t) = -R^{-1} \Box' p(t) x^{*}$$
 (28)

The derivative of (27), we have

$$\dot{\lambda} = 2(\dot{p}x^* + p\dot{x}^*)$$
 (29)

Finally, equation (26) with (29), we are obtaining

$$\dot{p}(t) = -p(t)A - A'p(t) - Q + p(t)\Box R^{-1}\Box'p(t)$$
 (30)

The equation (30) is referred to as the matrix Riccati equation. For practical applications, the use of steady-state feedback gain is enough. For linear time-invariant systems, it reduces to the algebraic Riccati equation.

$$pA + A'p + Q - p \square R^{-1} \square'p = 0 \qquad (31)$$

The LQR design methodology, first design parameter weight matrix: Q and R. At that point, the input pick up K is automatically given by matrix design condition close-loop time response are found by simulation. If responses are inapplicable, Q and R are selected and the design is repeated. The important advantages of permitting all the control loops in the multi-loop system to be closed at the same time, during closed loop stability.[1]

V. Results

In the section, the wind turbine system with permanent magnet synchronous generator has low efficiency, therefore use optimal control design technique to increase efficiency. The simulation results of the algebraic Riccati equation has five outputs. We are interested in the output response to prove the use optimal control design technique, the response is improved.

An example step time has been entered on the input system at t = 0.02 second and simulated time 10 second. Fig.5 and Fig.6 show the simulation results of the response output of PMSG before/after using optimal control technique of the wind turbine system P_{em} is the real power generator, Q_{em} is an imaginary power generator, T_{mech} is mechanical torque and Delto is the angle of voltage behind q-axis reactance.

IEECON 2018, Krabi, Thailand



VI. Conclusions

The paper presents optimal control design technique of wind turbine with PMSG. The design problem of optimal control of PMSG is optimization problem solved by linear quadratic regulator (LQR) technique. We observed the output response before using LQR with poor performance index when using LQR performance index was optimized for the system. The system increases performance, more stable and minimum error.

Acknowledgements

The authors would like to acknowledge support from school of Electrical Engineering, Institute of Engineering Suranaree University of Technology, Nakhon Ratchasima, Thailand, during a period of this work.

Reference

- [1] H. Saadat, "Introduction Modern Control Application," Power System
- Analysis, pp. 567-576, 1999 M. A. Husain* and A. Tariq, "Modeling and Study of a Standalone PMSG Wind Generator System Using MATLAB/SIMULINK," Universal Journal of Electrical and Electronic Engineering, pp. 270-270 [2] 277, 2014
- J. Verguave, A. Matinez and A. Ribas, "Optimization of Permanent Magnet Synchronous Generator (PMSG)," RE&PQJ, Vol. 1, No. 4, April, 2006
- [4] Freescale semiconductor, "Sensorless PMSM Vector Control with a Sliding Mode Observer for Compressors Using MC56F8013" September, 2008
- A. Hwas and R. Katebi, "Wind Turbine PI Pitch Angle Control," IFAC Conference on Advances in PID Control. Brescia (Italy), [5] March, 2012
- HM Yassin, H.H. Hanafy and M.M.Halauda, "Optimization of PMSG Variable Speed Wind Energy Conversion System Controller Parameters by Biogeography-Based Optimization," Journal of Electrical Environmentation of Control Parameters (Control Parameters) (Control P [6]
- Parameters of Biogeography-Daster Optimization, Journal of Electrical Engineering, www.jee.ro
 M. Costea, E. Vladu and T. Karoly, "Wind Turbine Modeling in MATLAB SIMULINK," Natural Resources and Sustainable Development, pp. 113-120, 2011
 E. Kynakides and G.T. Heydt, "Estimation of synchronous generator contents on observer for damper currents and a graphical user
- E. Kynakides and G.T. Heydt, "Estimation of synchronous generator parameters using an observer for damper currents and a graphical user interface" Electrical Power Systems Research, pp. 7-16, 2004
 T. Aunchim and A. Ooonsivilai, "A Study of Wind Speed Characteristic in PI Controller based DFIG Wind Turbine," World Academy of Science. Engineering and Technology International Journal of Electrical and Computer Engineering, Vol 5, No. 12, 2011
 A. Oonsivilai and P. Pao-La-Or, "Application of Adaptive Tabu Search for Optimum PID Controller tuning AVR System," WSEAS TRANSACTIONS on POWER SYSTEMS, Issue 6, Vol. 3, pp. 495-506, June, 2008
- 506, June, 2008
- [11] A. Oonsivilai and P. Pao-La-Or, "Optimum PID controller tuning for AVR system using adaptive tabu search," World Scientific and Engineering Academy and Society (WSEAS) Stevens Point, Wisconsin, USAc2008
- A. Oonistvila, W. Srisuruk, B. Marungsri and T. Kulworawanichpong, "Tabu search Approach to Solve Routing Issue in Communication Networks," World Academy of Science, Engineering and Technology, pp. 1174-1177, 2009
 Z. Wu, X. Dou, J. Chu and M. Hu, "Operation and Control of a Direct-Driven PMSG-Based Wind Turbine System with an Auxiliary Dereille Grid Side Comments" Engineering Functional Vol. 5 no. 2406, 2401.
- Parallel Grid-Side Converter," Energies, Vol. 6, pp. 3405-3421, 2013

ประวัติผู้เขียน

นายชาคริต เลิศนุวัฒน์ เกิดเมื่อวันที่ 4 มกราคม 2537 ที่จังหวัด ตราด สำเร็จการศึกษา ระดับมัธยมตอนปลาย จากโรงเรียน ตราษตระการคุณ จังหวัดตราด และ สำเร็จการศึกษาระดับ ปริญญาตรี วิศวกรรมศาสตรบัณฑิต (วิศวกรรมไฟฟ้า) จากมหาวิทยาลัยเทคโนโลยีสุรนารี จังหวัด นครราชสีมา เมื่อปีการศึกษา พ.ศ. 2559 และในปี พ.ศ. 2559 ได้เข้าศึกษาต่อในระดับปริญญาโท สาขาวิชาวิศวกรรมไฟฟ้า มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีสุรนารี โดยขณะศึกษาได้ทำหน้าที่เป็นผู้สอน ปฏิบัติการของสาขาวิชาวิศวกรรมไฟฟ้า สำนักวิชาวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีสุรนารี จำนวน 3 รายวิชา ได้แก่ (1) ปฏิบัติการเครื่องจักรกลไฟฟ้า 1 (2) ปฏิบัติการวงจรไฟฟ้าและ อิเล็คทรอนิคพื้นฐาน (3) ปฏิบัติการระบบกำลังไฟฟ้า 2 ทั้งนี้มีความสนใจในระบบส่งจ่ายไฟฟ้ากำลัง ระบบกังหันลมไฟฟ้า วงจรไฟฟ้าต่าง ๆ และระบบควบคุม

