



ใบรับรองวิทยานิพนธ์

บัณฑิตวิทยาลัย สถาบันเทคโนโลยีพระจอมเกล้าพระนครเหนือ

เรื่อง การควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรงชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็วรอบ
โดยใช้ตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิ้งร่วมกับตัวชดเชยแบบ PI
โดย นายเอกชัย พรธนะวัลย์

ได้รับอนุมัติให้นับเป็นส่วนหนึ่งของการศึกษาตามหลักสูตร
วิศวกรรมศาสตรมหาบัณฑิต สาขาวิชาวิศวกรรมไฟฟ้า

คณบดีบัณฑิตวิทยาลัย

(อาจารย์ ดร.มงคล หวังสถิตย์วงศ์)

21 พฤษภาคม 2550

คณะกรรมการสอบวิทยานิพนธ์

ประธานกรรมการ

(รองศาสตราจารย์ ดร.สุขสันต์ นุ่นงาม)

กรรมการ

(รองศาสตราจารย์ ดร.วิบูลย์ ชื่นแขก)

กรรมการ

(รองศาสตราจารย์สุมาลี อุณหวนิชย์)

การควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรงชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็วรอบ
โดยใช้ตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิ้งร่วมกับตัวชดเชยแบบ PI

นายเอกชัย พรรณวัลย์

วิทยานิพนธ์นี้เป็นส่วนหนึ่งของการศึกษาตามหลักสูตร
วิศวกรรมศาสตรมหาบัณฑิต
สาขาวิชาวิศวกรรมไฟฟ้า ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า
บัณฑิตวิทยาลัย สถาบันเทคโนโลยีพระจอมเกล้าพระนครเหนือ
ปีการศึกษา 2549
ลิขสิทธิ์ของสถาบันเทคโนโลยีพระจอมเกล้าพระนครเหนือ

ชื่อ : นายเอกชัย พรรณวัลย์
ชื่อวิทยานิพนธ์ : การควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรง
ชนิดไรต์ตัวตรวจจับความเร็วรอบโดยใช้ตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิง
ร่วมกับตัวชดเชยแบบ PI
สาขาวิชา : วิศวกรรมไฟฟ้า
สถาบันเทคโนโลยีพระจอมเกล้าพระนครเหนือ
ที่ปรึกษาวิทยานิพนธ์ : รองศาสตราจารย์ ดร.สุชนันต์ นุ่นงาม
ปีการศึกษา : 2549

บทคัดย่อ

อุตสาหกรรมในปัจจุบันได้ให้ความสนใจกับวิธีการควบคุมแบบแรงบิดโดยตรง ซึ่งเป็นวิธีการปรับความเร็วรอบในมอเตอร์ไฟฟ้ากระแสสลับที่ทำให้การตอบสนองที่เร็วและมีความคงทนต่อการเบี่ยงเบนของค่าพารามิเตอร์ การควบคุมแบบแรงบิดโดยตรงจะเป็นการควบคุมโดยอ้างอิงพารามิเตอร์ทางด้านสเตเตอร์เป็นหลัก จึงเหมาะสมกับการควบคุมความเร็วโดยไม่ใช้เอ็นโคดเดอร์ ในงานวิจัยนี้นำเสนอการควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรงไรต์ตัวตรวจจับความเร็วรอบ และได้นำ ตัวประมาณแบบสไลดิงร่วมกับตัวควบคุมแบบ PI โดยพิจารณาทั้งฟลักซ์ที่สเตเตอร์และฟลักซ์ที่โรเตอร์ โดยทำการทดลองบนตัวประมวลผลดิจิทัลเบอร์ TMS320F243 กับมอเตอร์เหนี่ยวนำขนาด 1.1 kW จากการทดลองให้ผลเป็นที่น่าพอใจ

(วิทยานิพนธ์มีจำนวนทั้งสิ้น 93 หน้า)

คำสำคัญ : การควบคุมแบบแรงบิดโดยตรง, ตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิง

อาจารย์ที่ปรึกษาวิทยานิพนธ์

Name : Mr.Akekachai Pannawan
Thesis Title : A Speed-Sensorless Direct-Torque Control of an Induction Motor using
a Sliding-Mode Observer and PI Compensators
Major Field : Electrical Engineering
King Mongkut's Institute of Technology North Bangkok
Thesis Advisor : Associate Professor Dr.Suksan Numngam
Academic Year : 2006

Abstract

Industries have paid attention to Direct Torque Control (DTC) techniques in variable-speed AC-drives. The DTC technique gives fast response and robustness due to parameter deviation. The control is based on the stator parameters, therefore it is suitable for the speed control without an encoder. This thesis presents of a sensorless DTC for an induction-motor drive. A sliding-mode observer is applied in conjunction with PI controllers. This technique considers both stator and rotor fluxes. The control algorithm is implemented on a TMS320F243-DSP. The experiment is carried on a 1.1 kW induction motor and good experimental results are obtained.

(Total 93 pages)

Keywords : Direct Torque Control,Sliding-Mode Observer

Advisor

กิตติกรรมประกาศ

วิทยานิพนธ์ฉบับนี้สำเร็จลงด้วยดี โดยได้รับความช่วยเหลือจากอาจารย์ที่ปรึกษาวิทยานิพนธ์ รองศาสตราจารย์ ดร. สุชสันต์ นุ่นงาม ที่ได้กรุณาให้คำปรึกษาในการแก้ปัญหาต่าง ๆ และให้โอกาสถึงแม้ผู้วิจัยจะหายไปบ้างแต่ท่านก็ยังให้โอกาสอยู่เสมอมาตลอดระยะเวลาการทำวิจัย รวมทั้งการตรวจสอบแก้ไขข้อบกพร่องและสนับสนุนอุปกรณ์ต่างๆ จนวิทยานิพนธ์ฉบับนี้สำเร็จได้ด้วยดี

ผู้วิจัยขอขอบคุณเพื่อนๆ และพี่ๆ ทุกท่านที่ประจำศูนย์วิจัยและพัฒนาระบบอัจฉริยะ (ศ.ว.พ.อ) (Research and Development Center for Intelligent Systems : RCIS) คณะวิศวกรรมศาสตร์ สถาบันเทคโนโลยีพระจอมเกล้าพระนครเหนือ ที่ให้คำแนะนำที่ดีและเป็นประโยชน์ต่อการดำเนินงานวิจัยจนวิทยานิพนธ์นี้สำเร็จได้ด้วยดี โดยเฉพาะพี่ ปาลรัฐ ไกลนรา(พี่เน) พี่โรจน์ พี่หนุ่ม ที่คอยช่วยเหลือและให้คำปรึกษาตลอดเวลาแม้ตึกตื่น ขอขอบคุณพี่ดุสิต(พี่โอ) ที่คอยช่วยเตือนเรื่องเอกสารต่าง ๆ ขอขอบคุณเพื่อน MEE โอเล่ มด ไอ้ต เอ็ด หนึ่ง และอีกหลายท่าน ที่เป็นเพื่อนร่วมทุกข์ร่วมสุขตลอดระยะเวลาสี่ปีที่ผ่านมา

ท้ายสุดนี้ขอขอบพระคุณ บิดา-มารดา ลุงป้าน้าอา และ คุณย่า ที่คอยช่วยเหลือและเป็นกำลังใจตลอดระยะเวลาการศึกษาและให้ความสนับสนุนในด้านปัจจัยในการดำเนินการทำวิทยานิพนธ์ฉบับนี้

เอกชัย พรรณวัลย์

สารบัญ

	หน้า
บทคัดย่อภาษาไทย	๗
บทคัดย่อภาษาอังกฤษ	๘
กิตติกรรมประกาศ	๙
สารบัญตาราง	๙
สารบัญภาพ	๑๐
คำอธิบายสัญลักษณ์และคำย่อ	๑๑
บทที่ 1 บทนำ	1
1.1 ความเป็นมาและความสำคัญของปัญหา	3
1.2 วัตถุประสงค์	3
1.3 ขอบเขตของการวิจัย	3
1.4 ขั้นตอนและวิธีการวิจัย	3
1.5 ประโยชน์ของการวิจัย	4
บทที่ 2 ทฤษฎีเบื้องต้น	5
2.1 แบบจำลองทางคณิตศาสตร์ของมอเตอร์เหนี่ยวนำ	5
2.2 อินเวอร์เตอร์และสเปซเวกเตอร์แรงดัน	14
2.3 สรุป	17
บทที่ 3 การควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรงและการประมาณความเร็วรอบ	19
3.1 หลักการควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบสไลดิงแรงบิดตรง	20
3.2 ระบบควบคุมโครงสร้างผันแปร	21
3.3 ตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิงและตัวชดเชยแบบ PI	23
3.4 การประมาณความเร็วของมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบวงรอบเปิด	26
3.5 สรุป	29
บทที่ 4 การจำลองระบบด้วยคอมพิวเตอร์	31
4.1 ผลการทดสอบแบบจำลอง	31
4.2 สรุป	34
บทที่ 5 การทดลอง	35
5.1 อุปกรณ์ที่ใช้ในการทดลอง	35
5.2 การทดลอง	39
5.3 วิธีทดลอง	40

สารบัญ (ต่อ)

	หน้า
5.4 สรุป	40
บทที่ 6 การทดสอบระบบควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำ	41
6.1 ผลการทดสอบแบบจำลองการทดสอบโปรแกรมการทำงานของตัว สังเกตการสไลด์แบบเปิดวงรอบ	42
6.2 ผลการทดสอบระบบควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรง ชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็วรอบโดยใช้ตัวสังเกตการณ์แบบสไลด์ ร่วมกับตัวชดเชยแบบ PI ไม่ใส่การะ	46
6.3 ผลการทดสอบระบบควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรง ชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็วรอบโดยใช้ตัวสังเกตการณ์แบบสไลด์ ร่วมกับตัวชดเชยแบบ PI ใส่การะ	46
6.4 วิเคราะห์และสรุปผลการทดลอง	50
บทที่ 7 สรุปผลและข้อเสนอแนะ	51
7.1 สรุปผลการวิจัย	51
7.2 ข้อเสนอแนะ	52
เอกสารอ้างอิง	53
ภาคผนวก ก ข้อมูลมอเตอร์เหนี่ยวนำ และค่าฐานต่างๆ	54
ภาคผนวก ข ลำดับการทำงานของโปรแกรมที่ใช้ในงานวิจัย	57
ภาคผนวก ค โปรแกรมที่ใช้ในงานวิจัย	61
ประวัติผู้วิจัย	93

สารบัญตาราง

ตารางที่	หน้า
4-1 พารามิเตอร์ของมอเตอร์เหนี่ยวนำ	32
5-1 ค่าพารามิเตอร์ของมอเตอร์เหนี่ยวนำที่ใช้ทดลอง	36

สารบัญภาพ

ภาพที่	หน้า
2-1 ภาพตัดขวางของมอเตอร์เหนี่ยวนำ	5
2-2 วงจรสมมูลของมอเตอร์เหนี่ยวนำ	6
2-3 สเปซเวกเตอร์ของกระแสเตเตอร์	8
2-4 ความสัมพันธ์ระหว่างแกนอ้างอิงที่และแกนอ้างอิงที่หมุน	9
2-5 แหล่งจ่ายไฟอิสระ 3 ชุด	15
2-6 สเปซเวกเตอร์ของสเตเตอร์ฟลักซ์และสเปซเวกเตอร์ของโรเตอร์ฟลักซ์	17
3-1 โครงสร้างภายในของการควบคุมฟลักซ์และแรงบิดแบบแรงบิดโดยตรง	22
3-2 การควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรงชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็วรอบ	22
3-3 โครงสร้างของตัวสังเกตการณ์แบบสไลด์และตัวชดเชยแบบ PI	23
3-4 โครงสร้างของการควบคุมแบบแรงบิดโดยตรงชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็ว	29
4-1 แบบจำลองระบบ	32
4-2 กระแสเตเตอร์	32
4-3 ฟลักซ์ที่สเตเตอร์	33
4-4 สัญญาณแรงบิด	33
4-5 สัญญาณความเร็วรอบ	33
4-6 สัญญาณระนาบการสไลด์	34
5-1 ชุดประมวลผลสัญญาณดิจิทัล TMS320F243 Evaluation Module	35
5-2 วงจรวัดกระแส	37
5-3 วงจรภายในชุดเชื่อมต่อระหว่างตัวประมวลผลกับชุดขับเคลื่อนมอเตอร์	37
5-4 การเชื่อมต่อระหว่างตัวประมวลผลกับชุดขับเคลื่อนมอเตอร์	38
5-5 มอเตอร์เหนี่ยวนำติดตั้งชุดภาระและตัวตรวจจับความเร็วเอนโคเดอร์	38
5-6 โครงสร้างฮาร์ดแวร์ของการทดลอง	39
6-1 กระแสที่สเตเตอร์ของมอเตอร์เหนี่ยวนำ	41
6-2 ความเร็วรอบจริงและความเร็วรอบประมาณของมอเตอร์เหนี่ยวนำ	42
6-3 แรงบิดประมาณของมอเตอร์เหนี่ยวนำ	42
6-4 ขนาดของสเตเตอร์ฟลักซ์ของมอเตอร์เหนี่ยวนำ	43
6-5 ทางเดินของสเตเตอร์ฟลักซ์ของแกนอัลฟาและเบต้า	43
6-6 ความเร็วรอบจริงและความเร็วรอบประมาณของมอเตอร์เหนี่ยวนำ	44

สารบัญภาพ (ต่อ)

ภาพที่	หน้า
6-7 กระแสที่สเตเตอร์ของมอเตอร์เหนี่ยวนำ	44
6-8 ทางเดินของสเตเตอร์ฟลักซ์ของแกนอัลฟาและเบต้า	45
6-9 ความเร็วรอบจริงและความเร็วรอบประมาณของมอเตอร์เหนี่ยวนำ	46
6-10 แรงบิดประมาณของมอเตอร์เหนี่ยวนำ	46
6-11 สเตเตอร์ฟลักซ์ของมอเตอร์เหนี่ยวนำ	47
6-12 กระแสที่สเตเตอร์ของมอเตอร์เหนี่ยวนำ	47
6-13 ความเร็วรอบจริงและความเร็วรอบประมาณของมอเตอร์เหนี่ยวนำ	48
6-14 ทางเดินของสเตเตอร์ฟลักซ์ของแกนอัลฟาและเบต้า	48
6-15 แรงบิดประมาณของมอเตอร์เหนี่ยวนำ	49
6-16 กระแสที่สเตเตอร์ของมอเตอร์เหนี่ยวนำ	49

คำอธิบายสัญลักษณ์และคำย่อ

DSP	Digital Signal Possessor (ตัวประมวลผลดิจิทัล)
DTC	Direct Torque Control (การควบคุมแรงบิดตรง)
SMO	Sliding-Mode Observer ตัวสังเกตการณ์สไลด์ิง
u_{sA}, u_{sB}, u_{sC}	แรงดันแต่ละเฟสที่ขดลวดสเตเตอร์
i_{sA}, i_{sB}, i_{sC}	กระแสแต่ละเฟสที่ขดลวดสเตเตอร์
i_{ra}, i_{rb}, i_{rc}	กระแสแต่ละเฟสที่ขดลวดโรเตอร์
$i_{sa}, i_{s\beta}$	กระแสสเตเตอร์ที่อ้างอิงบนแกนสเตเตอร์, A
$\psi_{sA}, \psi_{sB}, \psi_{sC}$	ฟลักซ์เหนี่ยวนำคล่องที่ตัดขดลวดแต่ละเฟสทางด้านสเตเตอร์
$\psi_{ra}, \psi_{rb}, \psi_{rc}$	ฟลักซ์เหนี่ยวนำคล่องที่ตัดขดลวดแต่ละเฟสทางด้านโรเตอร์
$\bar{u}_s(t)$	สเปซเวกเตอร์ของแรงดันที่ขดลวดสเตเตอร์
$\bar{i}_s(t)$	สเปซเวกเตอร์ของกระแสในขดลวดสเตเตอร์
$\bar{i}_r(t)$	สเปซเวกเตอร์ของกระแสในขดลวดโรเตอร์
$\bar{\psi}_s(t)$	สเปซเวกเตอร์ของฟลักซ์ที่เกิดขึ้นในขดลวดสเตเตอร์
$\bar{\psi}_r(t)$	สเปซเวกเตอร์ของฟลักซ์ที่เกิดขึ้นในขดลวดโรเตอร์
R_s	ความต้านทานของขดลวดสเตเตอร์แต่ละเฟส
R_r	ความต้านทานของขดลวดโรเตอร์แต่ละเฟส
L_s	ค่าความเหนี่ยวนำตัวเองด้านสเตเตอร์
L_r	ค่าความเหนี่ยวนำตัวเองด้านโรเตอร์
L_m	ค่าความเหนี่ยวนำของสนามแม่เหล็ก
θ_r	มุมของโรเตอร์ที่วัดระหว่างขดลวดของสเตเตอร์เฟสเอและขดลวดของโรเตอร์เฟสเอ
ω	ความเร็วเชิงมุมของแกนอ้างอิงที่หมุนที่ใดๆ
ω_r	ความเร็วเชิงมุมของโรเตอร์
J_m	โมเมนต์ความเฉื่อย (กิโลกรัม-เมตร ²)
ω_m	ความเร็วเชิงมุมทางกลของโรเตอร์ (เรเดียนต่อวินาที)
T_e	แรงบิดของมอเตอร์ (นิวตัน-เมตร)
T_L	แรงบิดของโหลด (นิวตัน-เมตร)
σ	ค่าตัวประกอบของการรั่วไหล (Leakage Factor)
L_{ls}	ค่าความเหนี่ยวนำของการรั่วไหลของขดลวดสเตเตอร์
L_{lr}	ค่าความเหนี่ยวนำของการรั่วไหลของขดลวดโรเตอร์

คำอธิบายสัญลักษณ์และคำย่อ (ต่อ)

$\theta_{\psi r}$	มุมของโรเตอร์ฟลักซ์บนแกนอ้างอิงคงที่
rpm	รอบต่อนาที
$u_{s\alpha} \ u_{s\beta}$	แรงดันสเตเตอร์ที่อ้างอิงบนแกนสเตเตอร์, V
$\theta_{\psi s}$	มุมของสเตเตอร์ฟลักซ์บนแกนอ้างอิงคงที่
P	จำนวนคู่ของขั้วแม่เหล็ก (Pole Pairs)
$\bar{\Psi}_s$	สเปซเวกเตอร์ของสเตเตอร์ฟลักซ์
$\bar{\mathbf{i}}_s$	สเปซเวกเตอร์ของกระแสสเตเตอร์
Ψ_s	ขนาดของสเตเตอร์ฟลักซ์เวกเตอร์
Ψ_r	ขนาดของสเตเตอร์ฟลักซ์เวกเตอร์
θ	มุมของของฟลักซ์คล่องสเตเตอร์ เมื่อเทียบกับฟลักซ์คล่องโรเตอร์
ω_d	ความเร็วเชิงมุมของของฟลักซ์คล่องสเตเตอร์ เมื่อเทียบกับฟลักซ์คล่องโรเตอร์
$\bar{\Psi}_s^{\psi_s}$	เวกเตอร์ของสเตเตอร์ฟลักซ์บนแกนสเตเตอร์ฟลักซ์
S_{Ψ_s}	ระนาบการสไลด์ของสเตเตอร์ฟลักซ์
S_{Te}	ระนาบการสไลด์ของแรงบิด
C_{Ψ_s}	ค่าคงตัวอัตราเร็วของการสไลด์ฟลักซ์
C_{Te}	ค่าคงตัวอัตราเร็วของการสไลด์แรงบิด
$\bar{\Psi}_r^e$	เวกเตอร์ของโรเตอร์ฟลักซ์บนแกนโรเตอร์ฟลักซ์
$\bar{\mathbf{i}}_s^{\psi_s}$	เวกเตอร์ของกระแสสเตเตอร์บนแกนสเตเตอร์ฟลักซ์
$\bar{\mathbf{u}}_s^{\psi_s}$	เวกเตอร์ของแรงดันสเตเตอร์บนแกนสเตเตอร์ฟลักซ์
$\hat{i}_{s\alpha}$	กระแสสเตเตอร์ประมาณบนแกนอัลฟา
$\hat{i}_{s\beta}$	กระแสสเตเตอร์ประมาณบนแกนเบต้า
$\varepsilon \bar{\mathbf{i}}$	เวกเตอร์ของความผิดพลาดกระแสสเตเตอร์บนแกนอ้างอิงคงที่
$\varepsilon \bar{\mathbf{i}}_s^e$	เวกเตอร์ของความผิดพลาดกระแสสเตเตอร์บนแกนอ้างอิงโรเตอร์ฟลักซ์
K_1	ค่าคงที่การปรับของตัวลึงเกตการณ์สไลด์
K_2	ค่าคงที่การปรับของตัวลึงเกตการณ์สไลด์
$K_{I\psi}, K_{ITe}$	ค่าคงที่การอินทิเกรตของฟลักซ์และแรงบิดตามลำดับ
$K_{PTe}, K_{P\psi}$	ค่าคงที่การปรับของแรงบิดและฟลักซ์ตามลำดับ

คำอธิบายสัญลักษณ์และคำย่อ (ต่อ)

U_{DC}	แรงดันดีซีบัล
T_r	ค่าคงตัวทางเวลาของโรเตอร์
P.U	ต่อหนึ่งหน่วย
ω_{ref}	ความเร็วอ้างอิง
e_{ψ_s}	ความผิดพลาดขนาดสเตเตอร์ฟลักซ์
e_{Te}	ความผิดพลาดของทอร์ก
$ \Psi_s $	ขนาดของสเตเตอร์ฟลักซ์
Ψ_{sref}	ขนาดสเตเตอร์ฟลักซ์อ้างอิง
$ \Psi_r $	ขนาดของโรเตอร์ฟลักซ์
Te_{ref}	แรงบิดอ้างอิง
u_d^*	แรงดันอ้างอิงอัลฟาบนแกนอ้างอิงฟลักซ์สเตเตอร์
u_q^*	แรงดันอ้างอิงเบต้าบนแกนอ้างอิงฟลักซ์สเตเตอร์
t	เวลา (วินาที)
rpm	รอบต่อนาที
ω_r	ความเร็วของโรเตอร์, rpm
ω_{ψ_s}	ความเร็วเชิงมุมของสเตเตอร์ฟลักซ์

บทที่ 1

บทนำ

1.1 ความเป็นมาและความสำคัญของปัญหา

ปัจจุบันมอเตอร์แบบเหนี่ยวนำ (Induction Motor) มีบทบาทสำคัญในอุตสาหกรรมอย่างกว้างขวาง เนื่องจากมอเตอร์ชนิดนี้มีราคาถูก สร้างได้ง่าย ประหยัดค่าซ่อมบำรุง เมื่อเทียบกับมอเตอร์กระแสตรง (DC Machine) อีกทั้งยังมีความน่าเชื่อถือในด้านความปลอดภัยในสภาวะแวดล้อมที่ต้องการความปลอดภัยสูง แต่มอเตอร์เหนี่ยวนำนั้น ก็มีข้อเสียอยู่เช่นกัน คือมีแบบจำลองทางคณิตศาสตร์ที่มีความไม่เป็นเชิงเส้น (Non-Linearity) สูง และยังมีตัวแปรค่อนข้างซับซ้อนตรงตัวค่าที่ถูกต้องลำบาก แต่เนื่องจากปัจจุบันความสามารถในการคำนวณของตัวประมวลผลสัญญาณดิจิทัล (DSP) ซึ่งมีความรวดเร็วในการคำนวณและมีความละเอียดสูง จึงถูกนำมาใช้ควบคู่กับการควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำ และทำให้ลดปัญหาดังกล่าวลงได้ ในส่วนการควบคุมการขับเคลื่อนมอเตอร์เหนี่ยวนำมีด้วยกันอยู่ 3 รูปแบบหลัก ๆ คือ การควบคุมแบบการเปลี่ยนอัตราส่วนแรงดันต่อความถี่คงที่ (Scalar Control :V/F) ซึ่งเหมาะกับงานที่ไม่ต้องการผลตอบสนองของแรงบิดที่รวดเร็วมากนัก เมื่อเทียบกับการควบคุมแบบปรับตามสนามแม่เหล็ก (Vector Control or Field Orientated Control, FOC) และแบบควบคุมแบบแรงบิดโดยตรง (Direct Torque Control, DTC) ซึ่ง DTC และ FOC จะให้การตอบสนองดีกว่า แบบ V/F การควบคุมแบบปรับตามสนามแม่เหล็ก (Vector Control or Field Orientated Control, FOC) นั้นมีความละเอียดสูงตอบสนองได้ดี แต่มีส่วนประกอบของการคำนวณค่อนข้างสูง ส่วนแบบควบคุมแบบแรงบิดโดยตรง (Direct Torque Control, DTC) ให้ผลตอบสนองได้รวดเร็วกว่าเนื่องจากมีการคำนวณน้อยกว่าแบบเวกเตอร์แต่มีการกระเพื่อมของฟลักซ์และแรงบิดสูงกว่า

ทฤษฎีการควบคุมแรงบิดโดยตรง (DTC) ได้ถูกนำเสนอในปี ค.ศ.1985 ซึ่งให้ผลตอบสนองของทอร์กและฟลักซ์ได้เร็ว และได้มีการพัฒนาประสิทธิภาพของการทำงานชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็วมา รวมเข้าด้วยกันแล้ว ก็จะน่าสนใจมากยิ่งขึ้นซึ่งสังเกตได้จากงานวิจัยในปัจจุบัน ซึ่งมีความพยายามที่จะพัฒนาประสิทธิภาพของการทำงานชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็ว เพื่อนำมาแทนเอ็นโคดเดอร์ในงานควบคุมมอเตอร์ที่ไม่ต้องการความละเอียดของความเร็วรอบจำนวนรอบหรือตำแหน่งมากนัก เพื่อลดค่าใช้จ่ายในส่วนของเอ็นโคดเดอร์ซึ่งมีราคาค่อนข้างสูงประกอบกับการควบคุมส่วนใหญ่ที่มีตัวประมวลผลสัญญาณดิจิทัลอยู่แล้วสามารถเพิ่มส่วนทดแทนขึ้นมาได้ดังจะเห็นจากงานวิจัยประเภท Sensorless ต่าง ๆ มีการใช้ตัวประมวลผลสัญญาณดิจิทัลมาคำนวณหาจำนวนรอบและแรงบิดได้ซึ่งวิธีการคำนวณดังกล่าวสามารถทำได้ดังเช่น วิธีการประมาณความเร็วรอบสามารถแบ่งได้หลัก ๆ สองวิธี Open Loop Speed Estimator ประมาณจากความเร็วย้อนของโรเตอร์และความเร็วสลิป และแบบ Closed- Loop Speed Estimator เช่นวิธี

Model Reference Adaptive System, MRAS[1] ประเมินโดยการนำฟลักซ์คล่องโรเตอร์ที่คำนวณได้จากการวัดแรงดันที่สเตเตอร์มาเทียบกับฟลักซ์คล่องโรเตอร์ที่ถูกประมาณแล้วทำการปรับโดยตัวควบคุม PI หรือวิธี Reactive Power MRAS ซึ่งวิธีนี้มีข้อดีคือจะไม่มีค่าความต้านทานสเตเตอร์ในสมการแบบจำลอง และไม่มีตัวอินทิเกรต ซึ่งที่กล่าวมาถ้าสามารถประมาณค่า ทอร์ก และฟลักซ์ได้ถูกต้องก็จะประมาณความเร็วรอบได้ถูกต้องด้วยระบบก็จะ คงทนต่อการเบี่ยงเบนค่าพารามิเตอร์ของมอเตอร์ วิธีการประมาณค่าทอร์กและฟลักซ์ สำหรับการควบคุมแบบแรงบิดตรงนั้น มีด้วยกันหลายวิธี วิธีหนึ่งคือ Adaptive Flux Observer โดย [1] วิธีการนี้จะสนใจ ฟลักซ์บนสเตเตอร์ และ กระแสสเตเตอร์เป็นหลัก ต่อมาได้มีการนำ Adaptive Flux Observer มาร่วมกับตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิง[2] ซึ่งทำให้มีความแม่นยำและคงทนต่อการเบี่ยงเบนต่อค่าพารามิเตอร์ แต่ก็ยังสนใจที่แบบจำลองส่วนสเตเตอร์เป็นหลัก ต่อมาได้มีข้อสันนิษฐานว่าตัวสังเกตการณ์ยังมีการมองข้ามในส่วนของการกระจายตัวของฟลักซ์ในช่องว่างระหว่าง สเตเตอร์และโรเตอร์เพื่อให้ได้ค่าฟลักซ์และทอร์กที่ถูกต้องขึ้นต้องนำส่วนนี้มาพิจารณา จึงได้มีการนำการประมาณแบบ Full Order Observer เข้ามาใช้เพื่อให้ได้ค่าถูกต้องมากยิ่งขึ้น

ในงานวิจัยนี้ได้นำเสนอในส่วนที่จะพัฒนาในเรื่องตัวสังเกตการณ์เพื่อให้เหมาะสมกับการควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรงที่ให้ผลตอบสนองเร็ว จึงต้องการตัวสังเกตการณ์ที่มีทั้งความเร็วและความแม่นยำในการประมาณค่าเป็นหลัก โดยนำเสนอตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิงร่วมกับตัวชดเชยแบบ PI โดยวิธีนี้พิจารณาทั้งฟลักซ์สเตเตอร์และฟลักซ์โรเตอร์ ซึ่งจะทำให้เกิดตัวแปรของเวลาใกล้เคียงกับตัวมอเตอร์จริงมากกว่า และนำตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิง [3] เข้ามาใช้เพื่อให้ได้มาซึ่งความคงทนต่อการเบี่ยงเบนพารามิเตอร์และความแม่นยำ ซึ่งอีกทั้งมีการชดเชยด้วยตัวชดเชยแบบ PI [4] ในส่วนของแบบจำลองสเตเตอร์เพื่อชดเชยผลของเรื่องเวลาในแบบจำลองของตัวมอเตอร์ และอีกทั้งยังเพื่อแก้ปัญหา chattering ของ ตัวสไลดิงลง และยังมีไว้เพื่อลดความไวของตัวสไลดิงด้วย ซึ่งผลการจำลองระบบด้วยคอมพิวเตอร์เมื่อเทียบตัวควบคุมเดียวกันแต่เปลี่ยนตัวสังเกตการณ์สามารถ ปรับให้สัญญาณความเร็วรอบและแรงบิดของระบบดีขึ้น และแสดงให้เห็นว่าตัวสังเกตการณ์ส่งผลต่อเสถียรภาพของระบบ

เนื้อหาในงานวิจัยนี้แบ่งออกเป็นเจ็ดบทบทแรกเป็นบทนำบทที่สองกล่าวถึงแบบจำลองมอเตอร์เหนี่ยวนำ ในบทที่สามกล่าว ระบบควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรงและตัวสังเกตการณ์รวมถึงการประมาณความเร็วรอบ บทที่สี่เป็นผลการทดสอบแบบจำลองด้วยโปรแกรม Matlab Simulink บทที่ห้าเป็นเรื่องของอุปกรณ์ที่ใช้ในการทดลองและขั้นตอนการทดลอง ส่วนบทที่หกเป็นผลจากการทดลองทั้งหมดและบทสุดท้ายเป็นบทสรุปงานวิจัย และข้อเสนอแนะ

1.2 วัตถุประสงค์

1.2.1 เพื่อศึกษาพฤติกรรมของมอเตอร์เหนี่ยวนำในการควบคุมมอเตอร์แบบแรงบิดโดยตรงชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็วรอบโดยใช้ตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิงร่วมกับตัวชดเชยแบบ PI จากแบบจำลองระบบด้วยโปรแกรม MATLAB

1.2.2 เพื่อศึกษาทฤษฎีและพัฒนาระบบควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรงให้มีประสิทธิภาพเพื่อการปรับปรุงต่อไป

1.2.3 เพื่อให้เข้าใจถึงการออกแบบและศึกษาการควบคุมของมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรงชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็ว โดยการใช้ตัวประมวลผลสัญญาณดิจิทัล (DSP) เบอร์ TMS320F243 ทำหน้าที่ในการควบคุมระบบและประมวลผลทางคณิตศาสตร์ ซึ่งสามารถที่จะนำไปใช้ในการพัฒนาระบบควบคุมมอเตอร์แบบอื่นได้และในวิธีการควบคุมชนิดอื่นๆ

1.3 ขอบเขตของการวิจัย

1.3.1 ศึกษาและประยุกต์สร้างระบบควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรงชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็วรอบโดยใช้ตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิงร่วมกับตัวชดเชยแบบ PI ด้วยแบบจำลอง

1.3.2 ระบบควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรงชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็วรอบโดยใช้ตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิงร่วมกับตัวชดเชยแบบ PI สามารถใช้งานได้

1.3.3 ประยุกต์ใช้ระบบควบคุมแบบแรงบิดโดยตรงชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็วรอบโดยใช้ตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิงร่วมกับตัวชดเชยแบบ PI กับมอเตอร์เหนี่ยวนำโดยไม่ใช้ตัวตรวจจับความเร็วรอบโดยเขียนโปรแกรมทำงานบนชุดควบคุม DSP TMS320F243 พร้อมทั้งวิเคราะห์ผลการทดลอง สรุปและเสนอแนะการปรับปรุง

1.4 ขั้นตอนและวิธีการวิจัย

1.4.1 ค้นคว้าหาข้อมูล และสำรวจงานวิจัยที่เกี่ยวข้องกับงานวิจัยนี้ ศึกษาทฤษฎีของระบบควบคุมการขับเคลื่อนมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบสไลดิงแรงบิดตรงและการประมาณค่าความเร็วรอบมอเตอร์ รวมถึงการจำลอง (Simulation) ด้วยโปรแกรม MATLAB

1.4.2 ศึกษาแบบจำลองของมอเตอร์เหนี่ยวนำและศึกษาทฤษฎีของการควบคุมแบบแรงบิดโดยตรง

1.4.3 ศึกษาการทำงานของตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิงและการประมาณความเร็ว

1.4.4 ศึกษาการทำงานของตัวประมวลผลสัญญาณดิจิทัล (DSP) รุ่น TMS320F243

1.4.5 ศึกษาชุดขับเคลื่อนมอเตอร์ และวงจรเชื่อมต่อระหว่างชุดควบคุมกับชุดขับเคลื่อน

1.4.6 ทำการหมุนมอเตอร์ด้วยวิธี V/F เก็บกระแสและแรงดันอ้างอิงเพื่อทดสอบการประมาณความเร็ว

- 1.4.7 เขียนโปรแกรมควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรงชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็วรอบ โดยใช้ตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิ้งร่วมกับตัวชดเชยแบบ PI
- 1.4.8 ทำการทดสอบกับระบบจริงที่สภาวะการทำงานต่างๆ โดยใช้มอเตอร์เหนี่ยวนำขนาด 1.1 kW เก็บผลการทดลอง
- 1.4.9 เปรียบเทียบผลที่ได้จากระบบจริงกับการจำลองระบบด้วยคอมพิวเตอร์และวิเคราะห์ผลหาสาเหตุและแก้ไขข้อผิดพลาดต่างๆ
- 1.4.10 สรุปทำรายงานการวิจัย และนำเสนอผลที่ได้จากงานวิจัย

1.5 ประโยชน์ของการวิจัย

- 1.5.1 ทำให้เข้าใจถึงหลักการทำงานของระบบควบคุมแบบแรงบิดโดยตรงชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็วรอบโดยใช้ตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิ้ง ร่วมกับตัวชดเชยแบบ PI ที่ประยุกต์ใช้กับมอเตอร์เหนี่ยวนำ
- 1.5.2 ส่งเสริมให้เกิดการประยุกต์พัฒนาใช้งานตัวประมวลผลสัญญาณดิจิทัลในระบบการควบคุมการขับเคลื่อนมอเตอร์แบบต่างๆ
- 1.5.3 ประหยัดค่าใช้จ่ายของมอเตอร์ โดยไม่ต้องสิ้นเปลืองกับตัววัดตำแหน่งของมอเตอร์

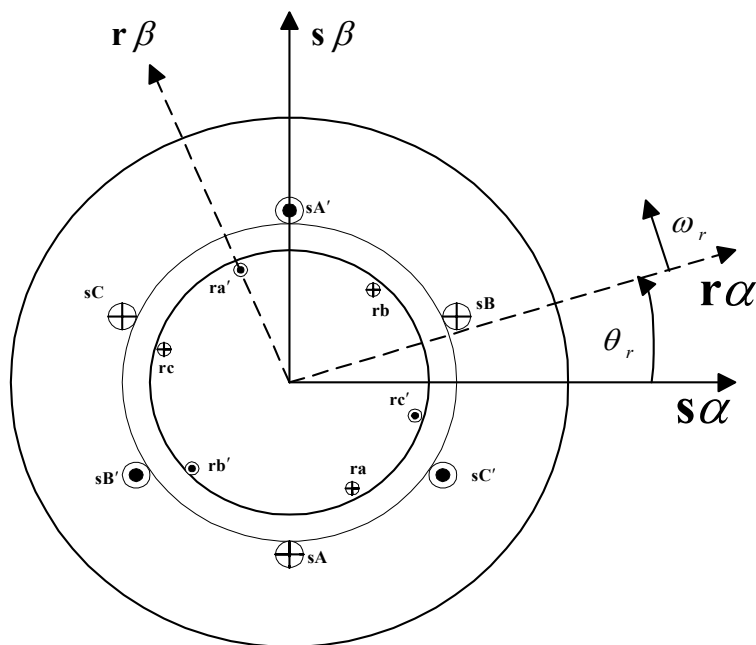
บทที่ 2

ทฤษฎีเบื้องต้น แบบจำลองของมอเตอร์เหนี่ยวนำ

ในบทนี้จะกล่าวถึงทฤษฎีและหลักการของแบบจำลองทางคณิตศาสตร์ (Mathematical-Model) ของมอเตอร์เหนี่ยวนำและ การมอดูเลทแรงดันแบบสเปซเวกเตอร์เบื้องต้น

2.1 แบบจำลองทางคณิตศาสตร์ของมอเตอร์เหนี่ยวนำ

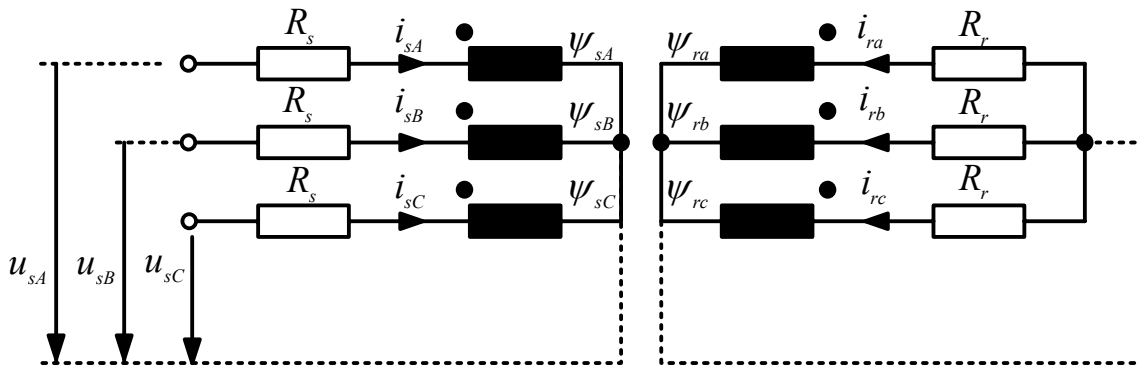
ถ้าพิจารณาที่แบบจำลองสมการของแรงดันทั้งด้านสเตเตอร์ (Stator) และฝั่งโรเตอร์ (Rotor) ซึ่งตามภาพที่ 2-1 และภาพที่ 2-2 เพื่อให้เป็นกรง่ายในการพิจารณาสามารถแปลงระบบ 3 แกน ไปเป็นระบบ 2 แกนดังรูป



ภาพที่ 2-1 ภาพตัดขวางของมอเตอร์เหนี่ยวนำ

ภาพที่ 2-1 ได้แสดงขดลวดของสเตเตอร์และโรเตอร์ของเฟส เอ บี และ ซี ซึ่งวางห่างกัน 120 องศาทางไฟฟ้า θ_r คือ มุมของโรเตอร์ ที่วัดระหว่างขดลวดของสเตเตอร์เฟสเอและขดลวดของโรเตอร์เฟสเอ

และ $\omega_r = \frac{d\theta_r}{dt}$ คือ ความเร็วของโรเตอร์



ภาพที่ 2-2 วงจรสมมูลของมอเตอร์เหนี่ยวนำ

สมการแรงดันด้านสเตเตอร์

$$R_s i_{sA} + \frac{d\psi_{sA}}{dt} = u_{sA}(t) \quad (2-1)$$

$$R_s i_{sB} + \frac{d\psi_{sB}}{dt} = u_{sB}(t) \quad (2-2)$$

$$R_s i_{sC} + \frac{d\psi_{sC}}{dt} = u_{sC}(t) \quad (2-3)$$

สมการแรงดันด้านโรเตอร์

$$R_r i_{ra} + \frac{d\psi_{ra}}{dt} = 0 \quad (2-4)$$

$$R_r i_{rb} + \frac{d\psi_{rb}}{dt} = 0 \quad (2-5)$$

$$R_r i_{rc} + \frac{d\psi_{rc}}{dt} = 0 \quad (2-6)$$

โดยที่	R_s	คือ ความต้านทานแต่ละเฟสของขดลวดสเตเตอร์
	R_r	คือ ความต้านทานแต่ละเฟสของขดลวดโรเตอร์
	u_{sA}, u_{sB}, u_{sC}	คือ แรงดันแต่ละเฟสที่ขดลวดสเตเตอร์
	i_{sA}, i_{sB}, i_{sC}	คือ กระแสแต่ละเฟสที่ขดลวดสเตเตอร์
	i_{ra}, i_{rb}, i_{rc}	คือ กระแสแต่ละเฟสที่ขดลวดโรเตอร์
	$\psi_{sA}, \psi_{sB}, \psi_{sC}$	คือ ฟลักซ์คัลลิ่งที่ตัดขดลวดแต่ละเฟสทางด้านสเตเตอร์
	$\psi_{ra}, \psi_{rb}, \psi_{rc}$	คือ ฟลักซ์คัลลิ่งที่ตัดขดลวดแต่ละเฟสทางด้านโรเตอร์

สำหรับแบบจำลองทางคณิตศาสตร์ของมอเตอร์เหนี่ยวนำส่วนใหญ่นิยมใช้ทฤษฎีของสเปซเวกเตอร์ เพื่ออธิบายปริมาณต่าง ๆ ดังนี้

$$\bar{\mathbf{u}}_s(t) = \frac{2}{3} [u_{sA}(t) + u_{sB}(t)e^{j\gamma} + u_{sC}(t)e^{j2\gamma}] = u_{s\alpha} + ju_{s\beta} \quad (2-7)$$

$$\bar{\mathbf{i}}_s(t) = \frac{2}{3} [i_{sA}(t) + i_{sB}(t)e^{j\gamma} + i_{sC}(t)e^{j2\gamma}] = i_{s\alpha} + ji_{s\beta} \quad (2-8)$$

$$\bar{\mathbf{i}}_r(t) = \frac{2}{3} [i_{rA}(t) + i_{rB}(t)e^{j\gamma} + i_{rC}(t)e^{j2\gamma}] = i_{r\alpha} + ji_{r\beta} \quad (2-9)$$

$$\bar{\Psi}_s(t) = \frac{2}{3} [\psi_{sA}(t) + \psi_{sB}(t)e^{j\gamma} + \psi_{sC}(t)e^{j2\gamma}] = \psi_{s\alpha} + j\psi_{s\beta} \quad (2-10)$$

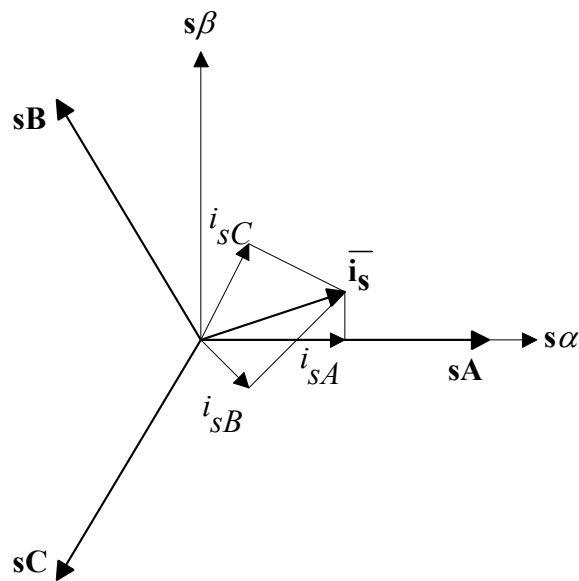
$$\bar{\Psi}_r(t) = \frac{2}{3} [\psi_{rA}(t) + \psi_{rB}(t)e^{j\gamma} + \psi_{rC}(t)e^{j2\gamma}] = \psi_{r\alpha} + j\psi_{r\beta} \quad (2-11)$$

โดยที่	$\bar{\mathbf{u}}_s(t)$	คือ	สเปซเวกเตอร์ของแรงดันทางด้านสเตเตอร์
	$\bar{\mathbf{i}}_s(t)$	คือ	สเปซเวกเตอร์ของกระแสทางด้านสเตเตอร์
	$\bar{\mathbf{i}}_r(t)$	คือ	สเปซเวกเตอร์ของกระแสทางด้านโรเตอร์
	$\bar{\Psi}_s(t)$	คือ	สเปซเวกเตอร์ของฟลักซ์ทางด้านสเตเตอร์
	$\bar{\Psi}_r(t)$	คือ	สเปซเวกเตอร์ของฟลักซ์ทางด้านโรเตอร์
	γ	มีค่าเท่ากับ	$\frac{2\pi}{3}$

ที่จุดนิวตรอล จะได้สมการกระแสสเตเตอร์ดังนี้

$$i_{sA}(t) + i_{sB}(t) + i_{sC}(t) = 0 \quad (2-12)$$

ภาพที่ 2-3 ได้แสดงปริมาณของสเปซเวกเตอร์ของกระแสสเตเตอร์ ที่วางบนแกนของอัลฟาเบต้า ($\alpha\beta$) ส่วนของปริมาณอื่นก็ทำนองเดียวกันที่เปลี่ยนรูปมาที่แกนของอัลฟาเบต้า ($\alpha\beta$)



ภาพที่ 2-3 สเปซเวกเตอร์ของกระแสเตเตอร์บนแกนอ้างอิงคงที่

การเปลี่ยนรูปจากสามเฟสไปที่สองเฟสแสดงได้ตามสมการดังนี้ ($ABC/\alpha\beta$)

$$f_\alpha = f_A \quad (2-13)$$

$$f_\beta = \frac{1}{\sqrt{3}}(f_A + 2f_B) \quad (2-14)$$

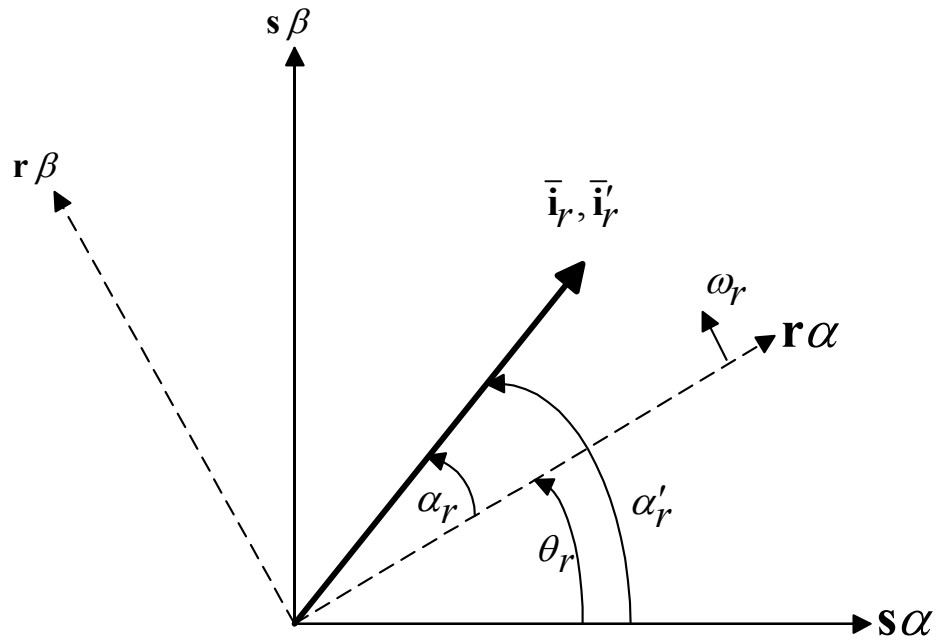
โดยที่ f สามารถแทนตัวแปรของกระแส แรงดัน หรือ ฟลักซ์อย่างใดอย่างหนึ่ง

การเปลี่ยนรูปจากสองเฟสไปที่สามเฟสแสดงได้ตามสมการดังนี้ ($\alpha\beta/ABC$)

$$f_A = f_\alpha \quad (2-15)$$

$$f_B = \frac{1}{2}(-f_\alpha + \sqrt{3}f_\beta) \quad (2-16)$$

$$f_C = -\frac{1}{2}(f_\alpha + \sqrt{3}f_\beta) \quad (2-17)$$



ภาพที่ 2-4 ความสัมพันธ์ระหว่างแกนอ้างอิงคงที่ (Stationary Reference Frame) และแกนอ้างอิงโรเตอร์ (Rotating Reference Frame)

จากภาพที่ 2-4 α_r คือ มุมระหว่างเวกเตอร์กระแสโรเตอร์กับแกนอ้างอิงโรเตอร์ θ_r คือ มุมระหว่างแกนอ้างอิงของสเตเตอร์และแกนอ้างอิงโรเตอร์ α'_r คือ มุมระหว่างแกนอ้างอิงของสเตเตอร์และเวกเตอร์กระแสโรเตอร์และ $\bar{\mathbf{i}}_r$ คือสเปซเวกเตอร์ของกระแสโรเตอร์ สมการของแรงดันและฟลักซ์ได้เขียนในรูปแบบของสเปซเวกเตอร์จะแสดงได้ดังนี้ [5, 6]

$$\bar{\mathbf{u}}_s = \bar{\mathbf{i}}_s R_s + \frac{d\bar{\Psi}_s}{dt} \quad (2-18)$$

$$\bar{\mathbf{u}}_r = \bar{\mathbf{i}}_r R_r + \frac{d\bar{\Psi}_r}{dt} \quad (2-19)$$

$$\bar{\Psi}_s = L_s \bar{\mathbf{i}}_s + L_m e^{j\theta_r} \bar{\mathbf{i}}_r \quad (2-20)$$

$$\bar{\Psi}_r = L_r \bar{\mathbf{i}}_r + L_m e^{-j\theta_r} \bar{\mathbf{i}}_s \quad (2-21)$$

โดยที่ L_s คือ ค่าความเหนี่ยวนำตัวเองด้านสเตเตอร์

L_r คือ ค่าความเหนี่ยวนำตัวเองด้านโรเตอร์

L_m คือ ค่าความเหนี่ยวนำของสนามแม่เหล็ก

θ_r คือ มุมของโรเตอร์ที่วัดระหว่างขดลวดของสเตเตอร์เฟสเอและขดลวดของโรเตอร์เฟสเอ

จากสมการ (2-18)-(2-21) เราได้ทำการเปลี่ยนรูปแบบของสมการไปที่แกนอ้างอิงหมุนใดๆ (Arbitrary Reference Frame) ซึ่งจะได้สมการดังนี้

$$\bar{\mathbf{u}}_s = R_s \bar{\mathbf{i}}_s + j\omega \bar{\Psi}_s + \frac{d\bar{\Psi}_s}{dt} \quad (2-22)$$

$$\bar{\mathbf{u}}_r = R_r \bar{\mathbf{i}}_r + j(\omega - \omega_r) \bar{\Psi}_r + \frac{d\bar{\Psi}_r}{dt} \quad (2-23)$$

$$\bar{\Psi}_s = L_s \bar{\mathbf{i}}_s + L_m \bar{\mathbf{i}}_r \quad (2-24)$$

$$\bar{\Psi}_r = L_s \bar{\mathbf{i}}_r + L_m \bar{\mathbf{i}}_s \quad (2-25)$$

โดยที่ ω คือ ความเร็วเชิงมุมของแกนอ้างอิงหมุนใดๆ

ω_r คือ ความเร็วเชิงมุมของโรเตอร์

จากสมการ (2-22)-(2-25) เมื่อเราให้ความเร็วเชิงมุมของแกนอ้างอิงที่หมุนใดๆ ไว้ที่สเตเตอร์ เราก็จะได้ความเร็วเชิงมุมของแกนอ้างอิงที่หมุนเท่ากับศูนย์ ($\omega = 0$) ซึ่งก็จะได้สมการดังนี้

$$\bar{\mathbf{u}}_s = R_s \bar{\mathbf{i}}_s + \frac{d\bar{\Psi}_s}{dt} \quad (2-26)$$

$$\bar{\mathbf{u}}_r = R_r \bar{\mathbf{i}}_r - j\omega_r \bar{\Psi}_r + \frac{d\bar{\Psi}_r}{dt} \quad (2-27)$$

$$\bar{\Psi}_s = L_s \bar{\mathbf{i}}_s + L_m \bar{\mathbf{i}}_r \quad (2-28)$$

$$\bar{\Psi}_r = L_s \bar{\mathbf{i}}_r + L_m \bar{\mathbf{i}}_s \quad (2-29)$$

สมการการเคลื่อนที่เชิงมุมของมอเตอร์คือ

$$T_e - T_L = J_m \frac{d\omega_m}{dt} \quad (2-30)$$

โดยที่ J_m คือ โมเมนต์ความเฉื่อย (กิโลกรัม-เมตร²)

ω_m คือ ความเร็วเชิงมุมทางกลของโรเตอร์ (เรเดียนต่อวินาที)

T_e คือ แรงบิดของมอเตอร์ (นิวตัน-เมตร)

T_L คือ แรงบิดของภาระ (นิวตัน-เมตร)

จากสมการ (2-26)-(2-29) เราจัดรูปใหม่ของสมการตามแกนอัลฟาเบต้า ($\alpha\beta$) จะได้ดังนี้
สมการของแรงดันสเตเตอร์และโรเตอร์

$$u_{s\alpha} = R_s i_{s\alpha} + \frac{d\psi_{s\alpha}}{dt} \quad (2-31)$$

$$u_{s\beta} = R_s i_{s\beta} + \frac{d\psi_{s\beta}}{dt} \quad (2-32)$$

$$u_{r\alpha} = R_r i_{r\alpha} + \frac{d\psi_{r\alpha}}{dt} + \omega_r \psi_{r\beta} \quad (2-33)$$

$$u_{r\beta} = R_r i_{r\beta} + \frac{d\psi_{r\beta}}{dt} - \omega_r \psi_{r\alpha} \quad (2-34)$$

สมการของฟลักซ์สเตเตอร์และโรเตอร์

$$\psi_{s\alpha} = L_s i_{s\alpha} + L_m i_{r\alpha} \quad (2-35)$$

$$\psi_{s\beta} = L_s i_{s\beta} + L_m i_{r\beta} \quad (2-36)$$

$$\psi_{r\alpha} = L_r i_{r\alpha} + L_m i_{s\alpha} \quad (2-37)$$

$$\psi_{r\beta} = L_r i_{r\beta} + L_m i_{s\beta} \quad (2-38)$$

$$\sigma = 1 - \left(\frac{L_m^2}{L_s L_r} \right) \quad (2-39)$$

$$L_s = L_{ls} + L_m \quad (2-40)$$

$$L_r = L_{lr} + L_m \quad (2-41)$$

โดยที่ σ คือ ค่าตัวประกอบของการรั่วไหล (Leakage Factor)

L_{ls} คือ ค่าความเหนี่ยวนำของการรั่วไหลของขดลวดสเตเตอร์

L_{lr} คือ ค่าความเหนี่ยวนำของการรั่วไหลของขดลวดโรเตอร์

ความสัมพันธ์ของกระแสและฟลักซ์ในแกนอ้างอิงคงที่ในสมการ (2-37) และ (2-38)

$$i_{r\alpha} = \left(\frac{\psi_{s\alpha} - L_{ls} i_{s\alpha}}{L_m} \right) - i_{s\alpha} \quad (2-42)$$

$$i_{r\beta} = \left(\frac{\psi_{s\beta} - L_{ls} i_{s\beta}}{L_m} \right) - i_{s\beta} \quad (2-43)$$

แทนสมการ (2-42) และ (2-43) ในสมการของโรเตอร์ฟลักซ์ (2-37) และ (2-38) ตามลำดับจะได้ดังนี้

$$\psi_{r\alpha} = L_r \left(\frac{\psi_{s\alpha} - L_{ls} i_{s\alpha}}{L_m} - i_{s\alpha} \right) + L_m i_{s\alpha} = \frac{L_r}{L_m} \psi_{s\alpha} - \frac{L_r L_{ls}}{L_m} i_{s\alpha} - (L_r - L_m) i_{s\alpha} \quad (2-44)$$

จาก $L_r - L_m = L_{lr}$ และ $\frac{L_r L_{ls}}{L_m} + L_{lr} = \sigma L_s \frac{L_r}{L_m}$ นำไปแทนในสมการ (2-44) จะได้ดังสมการ (2-45)

$$\psi_{r\alpha} = \frac{L_r}{L_m} \psi_{s\alpha} - \left(\frac{L_r L_{ls}}{L_m} + L_{lr} \right) i_{s\alpha} = \frac{L_r}{L_m} \psi_{s\alpha} - \frac{L_r}{L_m} \sigma L_s i_{s\alpha} \quad (2-45)$$

ดังนั้นสมการของโรเตอร์ฟลักซ์ในรูปแบบจำลองแรงดัน (Voltage Model) ในตัวแปรของฟลักซ์และกระแส สเตเตอร์จะได้ดังนี้

$$\psi_{r\alpha} = \frac{L_r}{L_m} (\psi_{s\alpha} - \sigma L_s i_{s\alpha}) = \frac{L_r}{L_m} \psi_{s\alpha} - \frac{L_\sigma}{L_m} i_{s\alpha} \quad (2-46)$$

โดยที่ $L_\sigma = \sigma L_s L_r = L_s L_r - L_m^2$ สมการที่(2-46) คือ ความสัมพันธ์ของโรเตอร์ฟลักซ์ สเตเตอร์ ฟลักซ์และกระแสสเตเตอร์ที่อยู่บนแกนอ้างอิงคงที่ (Stationary Reference Frame) ทำนองเดียวกันก็จะหา $\psi_{r\beta}$ ได้โดยการแทนสมการเหมือนข้างบนซึ่งก็จะได้ดังนี้

$$\psi_{r\beta} = \frac{L_r}{L_m} (\psi_{s\beta} - \sigma L_s i_{s\beta}) = \frac{L_r}{L_m} \psi_{s\beta} - \frac{L_\sigma}{L_m} i_{s\beta} \quad (2-47)$$

ดังนั้นมุมของโรเตอร์ฟลักซ์ที่หาได้จากรูปแบบจำลองแรงดันได้ดังนี้

$$\theta_{\psi r} = \tan^{-1} \left(\frac{\psi_{r\beta}}{\psi_{r\alpha}} \right) \quad (2-48)$$

สมการของแกนอ้างอิงโรเตอร์ฟลักซ์ของโรเตอร์ฟลักซ์ (Rotor Flux Reference Frame ,dq) แทนค่าจากสมการ (2-23) โดยให้ $\bar{\mathbf{u}}_r = 0$ และ $\omega = \omega_{\psi r} = \omega_e$ จะได้ดังนี้

$$0 = R_r \bar{\mathbf{i}}_r^e + j(\omega_e - \omega_r) \bar{\Psi}_r^e + \frac{d\bar{\Psi}_r^e}{dt} \quad (2-49)$$

ดัชนี e คือ แกนอ้างอิงโรเตอร์ฟลักซ์ (Rotor Flux Reference Frame) และรูปแบบจำลองกระแส

ให้

$$\bar{\Psi}_r^e = \psi_{rd} + j\psi_{rq} = \psi_{r\alpha}^e + j\psi_{r\beta}^e$$

$$\bar{\mathbf{i}}_r^e = i_{rd} + ji_{rq} = i_{r\alpha}^e + ji_{r\beta}^e$$

$$\bar{\mathbf{i}}_s^e = i_{sd} + ji_{sq} = i_{s\alpha}^e + ji_{s\beta}^e$$

$$\bar{\Psi}_s^e = \psi_{sd} + j\psi_{sq} = \psi_{s\alpha}^e + j\psi_{s\beta}^e$$

นำความสัมพันธ์ข้างบนลงไปในสมการ (2-49) จะได้ดังนี้

$$\frac{d\psi_{r\alpha}^e}{dt} = \frac{d\psi_{rd}}{dt} = \frac{L_m}{T_r} i_{s\alpha}^e - \frac{1}{T_r} \psi_{r\alpha}^e + (\omega_e - \omega_r) \psi_{r\beta}^e \quad (2-50)$$

$$\frac{d\psi_{r\beta}^e}{dt} = \frac{d\psi_{rq}}{dt} = \frac{L_m}{T_r} i_{s\beta}^e - \frac{1}{T_r} \psi_{r\beta}^e - (\omega_e - \omega_r) \psi_{r\alpha}^e \quad (2-51)$$

ให้ $T_r = \frac{L_r}{R_r}$, สมการ (2-50) และ (2-51) นำมาเขียนในรูปแบบสเปซเวกเตอร์ได้เป็นดังนี้

$$\frac{d\bar{\Psi}_r^e}{dt} = \frac{L_m}{T_r} \bar{\mathbf{i}}_s^e + \left(-\frac{1}{T_r} + j(\omega_e - \omega_r) \right) \bar{\Psi}_r^e \quad (2-52)$$

และจากความสัมพันธ์ของสมการ (2-46) และ (2-47) นำมาแปลงให้อยู่บนแกนอ้างอิงโรเตอร์ฟลักซ์จะได้

$$\bar{\Psi}_r^e = \frac{L_r}{L_m} \bar{\Psi}_s^e - \frac{L_\sigma}{L_m} \bar{\mathbf{i}}_s^e \quad (2-53)$$

ฟลักซ์คัลลิ่งโรเตอร์ในสมการ (2-50) และ (2-51) ถูกเปลี่ยนรูปไปอยู่ในแกนอ้างอิงคงที่ (Stationary Reference Frame) โดยการใช้การแปลงรูปจากดีคิวไปทีอัลฟาเบต้า (Inverse Park-transformation : dq to $\alpha\beta$, $e^{j\theta_{\psi r}}$) ดังนี้

$$\begin{bmatrix} f_{r\alpha} \\ f_{r\beta} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \cos \theta_{\psi r} & -\sin \theta_{\psi r} \\ \sin \theta_{\psi r} & \cos \theta_{\psi r} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} f_{rd} \\ f_{rq} \end{bmatrix} \quad (2-54)$$

การแปลงรูปจากอัลฟาเบต้าไปที่ดีคิว (Park-transformation : $\alpha\beta$ to dq, $e^{-j\theta_{\psi r}}$)

$$\begin{bmatrix} f_{rd} \\ f_{rq} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \cos \theta_{\psi r} & \sin \theta_{\psi r} \\ -\sin \theta_{\psi r} & \cos \theta_{\psi r} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} f_{r\alpha} \\ f_{r\beta} \end{bmatrix} \quad (2-55)$$

ดังนั้นจากสมการ (2-50) จะได้ว่า $\psi_{rq} = 0$ แทนในสมการ (2-51) จะได้ดังนี้

$$\psi_{r\alpha}^s = \psi_{rd} \cos(\theta_{\psi r}) - \psi_{rq} \sin(\theta_{\psi r}) = \psi_{rd} \cos(\theta_{\psi r}) \quad (2-56)$$

$$\psi_{r\beta}^s = \psi_{rd} \sin(\theta_{\psi r}) + \psi_{rq} \cos(\theta_{\psi r}) = \psi_{rd} \sin(\theta_{\psi r}) \quad (2-57)$$

โดยที่ $\theta_{\psi r}$ คือ มุมของโรเตอร์ฟลักซ์

สมการแรงบิดของมอเตอร์

$$T_e = \frac{3}{2} P \bar{\Psi}_s \times \bar{\mathbf{i}}_s = \frac{3}{2} P \text{Im}(\bar{\Psi}_s^* \bar{\mathbf{i}}_s) \quad (2-58)$$

$$T_e = \frac{3}{2} P (\psi_{s\alpha} i_{s\beta} - \psi_{s\beta} i_{s\alpha}) \quad (2-59)$$

จากการแทนสมการฟลักซ์สเตเตอร์และฟลักซ์โรเตอร์ในสมการ (2-59) สามารถจัดรูปสมการแรงบิดของมอเตอร์ใหม่ได้ดังนี้

$$T_e = \frac{3}{2} P \frac{L_m}{\sigma L_s L_r} (\psi_{s\alpha} \psi_{r\beta} - \psi_{s\beta} \psi_{r\alpha}) \quad (2-60)$$

$$T_e = \frac{3}{2} P \frac{L_m}{L_r} (\psi_{r\alpha} i_{s\beta} - \psi_{r\beta} i_{s\alpha}) \quad (2-62)$$

โดยที่ P คือ จำนวนคู่ของขั้วแม่เหล็ก (Pole Pairs)

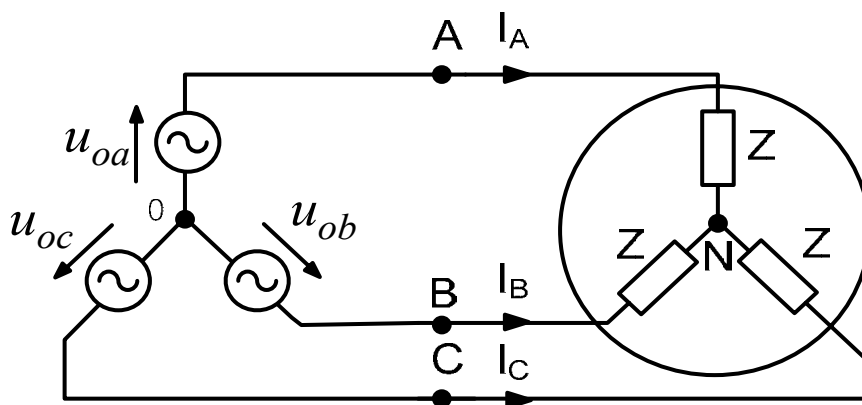
ในรูปแบบของมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบทรงกระบอก ก็จะได้ว่า $\bar{\mathbf{u}}_r = 0$ ก็จะได้ว่า $u_{r\alpha} = u_{r\beta} = 0$

2.2 อินเวอร์เตอร์และสเปซเวกเตอร์แรงดัน (Inverter and Voltage Space Vector) [7, 8]

สเปซเวกเตอร์แรงดันใช้สำหรับกำเนิดแรงดันที่จ่ายให้กับขดลวดสเตเตอร์แต่ละเฟสทำได้โดยการสวิตช์อินเวอร์เตอร์ 3 เฟส ซึ่งอุปกรณ์ที่ทำหน้าที่เป็นสวิตช์เป็นอิเล็กทรอนิกส์กำลังรูปแบบการสวิตช์อินเวอร์เตอร์ขึ้นอยู่กับค่าที่คำนวณเพื่อได้ค่าที่เหมาะสม

2.2.1 ระบบแหล่งจ่ายแรงดัน 3 เฟสทั่วไป

วิธีกำเนิดสนามแม่เหล็กหมุนโดยใช้แหล่งจ่ายแรงดันสามเฟสที่มีลักษณะเป็นแหล่งจ่ายไฟอิสระสามชุด โดยมีมุมต่างเฟส 120 องศาจ่ายให้กับมอเตอร์แสดงดังภาพที่ 2-5



ภาพที่ 2-5 แหล่งจ่ายไฟอิสระ 3 ชุด

ในมาตรฐานระบบไฟ 3 เฟส แรงดันไซน์ถูกจ่ายให้กับมอเตอร์กำเนิดกระแสที่เป็นไซน์มีแรงดันเฟสแสดงได้ดังนี้

$$u_{oa}(t) = \sqrt{2}V \cos(\omega t) \quad (2-63)$$

$$u_{ob}(t) = \sqrt{2}V \cos\left(\omega t - \frac{2\pi}{3}\right) \quad (2-64)$$

$$u_{oc}(t) = \sqrt{2}V \cos\left(\omega t - \frac{4\pi}{3}\right) \quad (2-65)$$

สามารถคำนวณแรงดันเฟสเทียบกับนิวทรัล (u_{an}, u_{bn}, u_{cn}) จากแหล่งจ่ายแรงดันที่จ่ายให้มอเตอร์ (u_{oa}, u_{ob}, u_{oc}) โดยกำหนดให้เป็นระบบ 3 เฟสแบบสมดุล ได้ความสัมพันธ์ดังนี้

$$u_{on} = u_{oa} + Z * I_1 \quad (2-66)$$

$$u_{on} = u_{ob} + Z * I_2 \quad (2-67)$$

$$u_{on} = u_{oc} + Z * I_3 \quad (2-68)$$

ดังนั้น

$$3u_{on} = u_{oa} + u_{ob} + u_{oc} + Z(I_1 + I_2 + I_3) \quad (2-69)$$

ที่

$$(I_1 + I_2 + I_3) = 0 \quad (2-70)$$

จากสมการที่ (2-69) และ (2-70) แรงดันเฟส A (u_{an}) มีค่า

$$u_{an} = u_{on} - u_{oa} = \left(\frac{1}{3}\right)(u_{oa} + u_{ob} + u_{oc}) - u_{oa}$$

$$u_{an} = \frac{-2}{3}u_{oa} + \frac{1}{3}u_{ob} + \frac{1}{3}u_{oc} = \frac{2}{3}u_{ao} - \frac{1}{3}u_{bo} - \frac{1}{3}u_{co}$$

ดังนั้นในระบบแหล่งจ่ายแรงดัน 3 เฟสแบบสมดุลแรงดันเฟสมีค่า

$$u_{an} = \left(\frac{1}{3}\right)(2 * u_{ao} - u_{bo} - u_{co}) \quad (2-71)$$

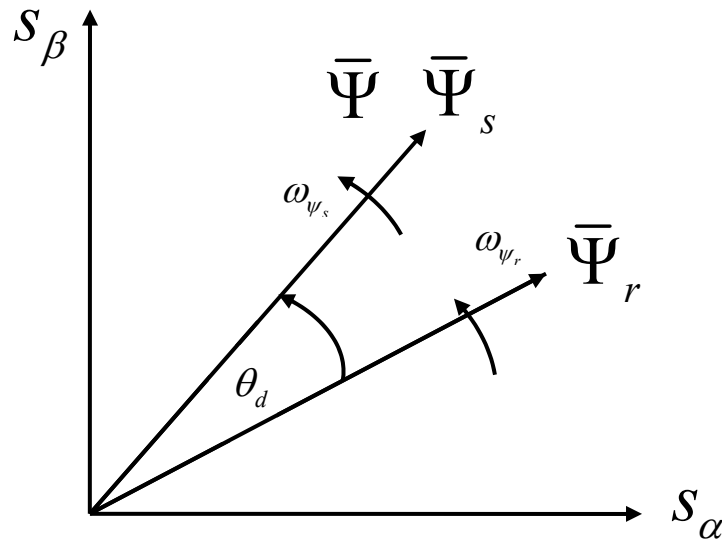
$$u_{bn} = \left(\frac{1}{3}\right)(2 * u_{bo} - u_{ao} - u_{co}) \quad (2-72)$$

$$u_{cn} = \left(\frac{1}{3}\right)(2 * u_{co} - u_{ao} - u_{bo}) \quad (2-73)$$

ในส่วนนี้จะกล่าวถึงการควบคุมแรงบิดซึ่งใช้การควบคุมของสเตเตอร์ฟลักซ์ ซึ่งการควบคุมแรงบิดสามารถใช้วิธีการควบคุมของโรเตอร์ฟลักซ์ หรือแมกเนไทซิงฟลักซ์ (Magnetizing Flux) ก็ได้ โดยทั่วไปมอเตอร์เหนี่ยวนำ 3 เฟส แรงบิดชั่วขณะหาได้จากผลของการครอสเวกเตอร์ (Cross-vectorial Product) สเตชเวกเตอร์ของสเตเตอร์ฟลักซ์และสเตชเวกเตอร์ของกระแสสเตเตอร์ โดยที่ทั้งคู่ถูกพิจารณาในแกนอ้างอิงคงที่ (Stationary Reference Frame)

$$T_e = \frac{3}{2} P \bar{\Psi}_s \times \bar{\mathbf{i}}_s \quad (2-74)$$

โดยที่ P คือ จำนวนคู่ของขั้วแม่เหล็ก (Pole Pairs)
 $\bar{\Psi}_s$ คือ สเตชเวกเตอร์ของสเตเตอร์ฟลักซ์
 $\bar{\mathbf{i}}_s$ คือ สเตชเวกเตอร์ของกระแสสเตเตอร์



ภาพที่ 2-6 สเปซเวกเตอร์ของสเตเตอร์ฟลักซ์และสเปซเวกเตอร์ของโรเตอร์ฟลักซ์

และแรงบิดของมอเตอร์เหนี่ยวนำสามารถพิจารณาได้อีกในรูปแบบคือจากครอสโปรดักของสเปซเวกเตอร์ของสเตเตอร์ฟลักซ์และสเปซเวกเตอร์ของโรเตอร์ฟลักซ์ θ_d คือมุมของสเปซเวกเตอร์ของสเตเตอร์ฟลักซ์เทียบกับสเปซเวกเตอร์ของโรเตอร์ฟลักซ์ จากภาพที่ 2-13 จะได้ว่า

$$T_e = \frac{3pL_m}{2L_\sigma} \bar{\Psi}_s \times \bar{\Psi}_r = \frac{3pL_m}{2L_\sigma} |\bar{\Psi}_s| |\bar{\Psi}_r| \sin \theta_d \quad (2-75)$$

$$\theta_d = \frac{d}{dt} \theta_d = \omega_{\psi_s} - \omega_{\psi_r} \quad (2-76)$$

โดยที่ ω_{ψ_s} และ ω_{ψ_r} คือ ความเร็วเชิงมุมของสเปซเวกเตอร์ของสเตเตอร์ฟลักซ์ และสเปซเวกเตอร์ของโรเตอร์ฟลักซ์ตามลำดับ

2.3 สรุป

ในงานวิจัยนี้จะใช้แบบจำลองบนแกนอ้างอิงคงที่ (Stationary Reference Frame) เป็นหลักทั้งในส่วน of แบบจำลองมอเตอร์และตัวสังเกตการณ์ แต่จะถูกทำให้อยู่ในรูปต่อหนึ่งหน่วยเพื่อให้่ายต่อการนำไปใช้งานในระบบควบคุมแบบดิจิทัลสำหรับตัวประมวลผล

บทที่ 3

การควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรงและการประมาณความเร็วรอบ

ในบทนี้จะกล่าวถึงหลักการและวิธีการควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรงและการประมาณความเร็วรอบของมอเตอร์เหนี่ยวนำ โดยวิธีการประมาณความเร็วรอบแบบลูเปิด (Open-loop Speed Estimator)

3.1 หลักการควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรง

การกำเนิดของแรงบิดในมอเตอร์เหนี่ยวนำสามารถเป็นสมการได้ดังนี้

$$T_e = \frac{3pL_m}{2L_\sigma^2} \psi_s \psi_r \sin(\theta) \quad (3-1)$$

$$\frac{dT_e}{dt} = \frac{3pL_m}{2L_\sigma^2} \psi_s \psi_r \omega_d \cos(\theta) \quad (3-2)$$

$$\omega_d = \frac{d\theta}{dt} \quad (3-3)$$

T_e	คือ แรงบิดชั่วขณะที่เกิดขึ้น
θ	คือมุมของของฟลักซ์คล่องสเตเตอร์ เมื่อเทียบกับฟลักซ์คล่องโรเตอร์
ψ_s	คือขนาดของฟลักซ์คล่องสเตเตอร์
ψ_r	คือขนาดของฟลักซ์คล่องโรเตอร์

และ $L_\sigma^2 = L_s L_r - L_m^2$ พิจารณสมการ ถ้าเราทำให้ ขนาดของฟลักซ์ทางสเตเตอร์และขนาดฟลักซ์ทางโรเตอร์มีขนาดคงที่ดังนั้น เราสามารถควบคุมอัตราเร่งของ แรงบิดที่เกิดขึ้นได้โดยทำการ หมุนฟลักซ์สเตเตอร์ให้เร็วที่สุด เมื่อเทียบกับ ฟลักซ์โรเตอร์

การควบคุมแรงบิดสามารถใช้วิธีการควบคุมสเตเตอร์ฟลักซ์ ทางโรเตอร์ฟลักซ์ หรือแมกเนไตน์ซิงฟลักซ์ (Magnetizing Flux) ก็ได้ ในวิทยานิพนธ์นี้จะทำการควบคุมแรงบิดซึ่งใช้การควบคุมของสเตเตอร์ฟลักซ์ พิจารณสมการที่ (2-22) ซึ่งเป็นสมการของสเปซเวกเตอร์ของสเตเตอร์ฟลักซ์ที่แกนอ้างอิงหมุนใดๆ (Arbitrary Reference Frame)

$$\bar{\mathbf{u}}_s = R_s \bar{\mathbf{i}}_s + j\omega \bar{\Psi}_s + \frac{d\bar{\Psi}_s}{dt} \quad (3-4)$$

การควบคุม ฟลักซ์สเตเตอร์ และ แรงบิดสามารถทำได้โดย พิจารณาจากสมการของมอเตอร์เหนี่ยวนำบนแกนที่วางอยู่ในแนวเดียวกับ ฟลักซ์สเตเตอร์ (Stator Flux Reference Frame)

ถ้าสมการ (2-22) มาแปลงให้อยู่บนแกนอ้างอิงสเตเตอร์ฟลักซ์ (Stator Flux Reference Frame)

โดยที่ $\omega = \omega_{\psi_s} = \frac{d\theta_{\psi_s}}{dt}$ จะได้ดังนี้

$$\bar{\mathbf{u}}_s^{\psi_s} = R_s \bar{\mathbf{i}}_s^{\psi_s} + j\omega_{\psi_s} \bar{\Psi}_s^{\psi_s} + \frac{d\bar{\Psi}_s^{\psi_s}}{dt} \quad (3-5)$$

ให้

$$\bar{\Psi}_s^{\psi_s} = \psi_{sd} + j\psi_{sq} = \psi_{s\alpha}^s + j\psi_{s\beta}^s$$

$$\bar{\mathbf{i}}_s^{\psi_s} = i_{sd} + ji_{sq} = i_{s\alpha}^s + ji_{s\beta}^s$$

$$\bar{\mathbf{u}}_s^{\psi_s} = u_{sd} + ju_{sq} = u_{s\alpha}^s + ju_{s\beta}^s$$

ดัชนี ψ_s หมายถึง สเปซเวกเตอร์เทียบกับแกนอ้างอิงสเตเตอร์ฟลักซ์ (Stator Flux Reference Frame)

ดัชนี s หมายถึง ปริมาณที่อยู่บนแกนอ้างอิงสเตเตอร์ฟลักซ์ (Stator Flux Reference Frame)

เนื่องจากพิจารณาที่แกนอ้างอิงสเตเตอร์ฟลักซ์ดังนั้น $\psi_{sd} = |\Psi_s|, \psi_{sq} = 0$

ข้อดีของการพิจารณาตัวแปรควบคุมของมอเตอร์เหนี่ยวนำจากแกนอ้างอิงของฟลักซ์สเตเตอร์ คือมีความซับซ้อนน้อยกว่าทางโรเตอร์อีกทั้งยังมีเพียงความต้านทานทางสเตเตอร์เพียงตัวเดียวที่เป็น พารามิเตอร์จากสมการข้างต้นเราจะแยกเป็น 2 องค์ประกอบในแนว คือในแนวตั้งฉากและขนานกับแกนอ้างอิงสเตเตอร์ฟลักซ์

$$u_{sd} = R_s i_{sd} + \frac{d}{dt} \psi_{sd} \quad (3-6)$$

$$u_{sq} = R_s i_{sq} + \omega_{\psi_s} \psi_{sd} \quad (3-7)$$

เนื่องจาก $\psi_{sd} = |\Psi_s|, \psi_{sq} = 0$ ดังนั้นสมการแรงบิดของมอเตอร์เหนี่ยวนำบนแกนอ้างอิงสเตเตอร์ฟลักซ์คือ

$$T_e = \frac{3p}{2} (\psi_{sd} i_{sq}) \quad (3-8)$$

ถ้าสมการ (3-5) และ (3-6) มาแปลงในรูปของ i_{sq} และ $\psi_{sd} = |\Psi_s|$ จะได้ดังนี้

$$|\Psi_s| = \int (u_{sd} - R_s i_{sd}) dt \quad (3-9)$$

$$i_{sq} = (u_{sq} - \omega_{\psi_s} |\Psi_s|) / R_s \quad (3-10)$$

จากสมการ (3-7) พบว่าแรงบิดสามารถควบคุมได้ด้วย กระแสสเตเตอร์ในแกนคิวนของแกนอ้างอิงของฟลักซ์สเตเตอร์ ซึ่งนั่นคือการควบคุมด้วย แรงดันสเตเตอร์บนแกนอ้างอิงของฟลักซ์สเตเตอร์ ส่วนขนาดของฟลักซ์ในแกนคิวนจะถูกควบคุมผ่านแรงดันบนแกนคิวนของแกนอ้างอิงของฟลักซ์สเตเตอร์ เช่นเดียวกัน

3.2 ระบบควบคุมโครงสร้างผันแปร (Variable-Structure Control , VSC)

ระบบควบคุมแบบโครงสร้างผันแปรจะแตกต่างกับระบบควบคุมชนิดอื่นโดยที่โครงสร้างของระบบจะมีการผันแปรไปในช่วงการควบคุม ซึ่งการผันแปรของโครงสร้างนี้จะกระทำเพื่อให้ตัวแปรสเตตของระบบควบคุมวิ่งไปตามเส้นสวิตชิงฟังก์ชันที่กำหนดบนระนาบเฟส (Phase Plane) การกระทำเช่นนี้จะเรียกว่าการทำงานแบบสไลด์ดิ้งโหมด เมื่อเกิดสไลด์ดิ้งโหมดระบบควบคุมจะมีความคงทนต่อการเบี่ยงเบนค่าพารามิเตอร์ของกระบวนการและสิ่งรบกวนภายนอก โดยที่สมการของการสวิตซ์จะต้องเลือกให้สอดคล้องกับกระบวนการที่ต้องการควบคุมเพื่อให้การควบคุมกระบวนการนั้นมีเสถียรภาพ ซึ่งในวิทยานิพนธ์นี้ ได้ทำการเลือกสวิตชิงฟังก์ชันของฟลักซ์ และแรงบิดเป็นดังนี้

$$S_{\Psi_s} = e_{\Psi_s} + C_{\Psi_s} \frac{d}{dt} e_{\Psi_s} \quad (3-11)$$

$$S_{Te} = e_{Te} + C_{Te} \frac{d}{dt} e_{Te} \quad (3-12)$$

โดยที่ $e_{\Psi_s} = \Psi_{sref} - |\Psi_s|$, $e_{Te} = T_{eref} - Te$

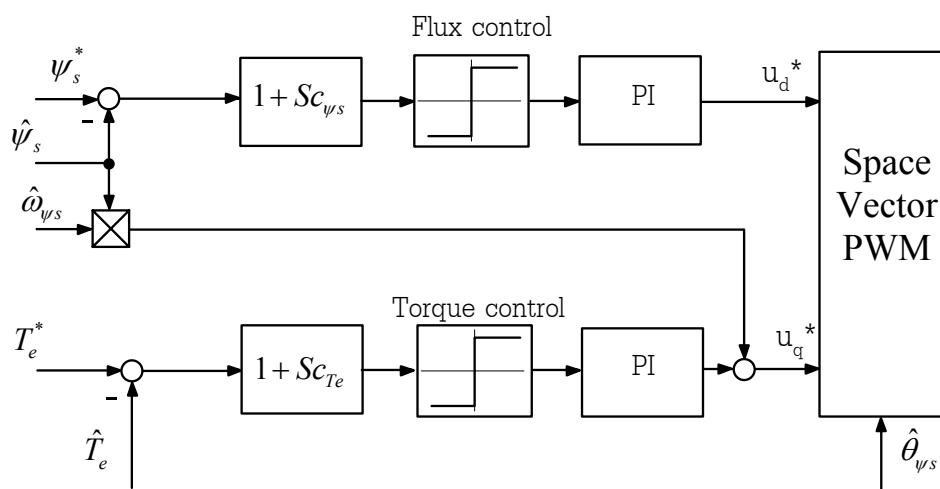
จากการกำหนดสมการของเส้นสไลด์ดิ้งดังกล่าวจะทำให้ผลเฉลยของค่าความผิดพลาดเมื่อระบบเข้าสู่สไลด์ดิ้งโหมดเป็นเอ็กสโปเนนเชียล C_{Ψ_s} และ C_{Te} คือค่าคงที่ถ้ามีค่าน้อยจะทำให้ผลตอบสนองของ แรงบิด และฟลักซ์ เร็ว แต่จะลดเสถียรภาพและความกว้างของย่านการทำงาน

เงื่อนไขสำหรับเสถียรภาพของระบบคือ $K_{\Psi_s} > |R_s i_{sd}|$, $K_{Te} \frac{3p}{2R_s} |\Psi_s| > 1$

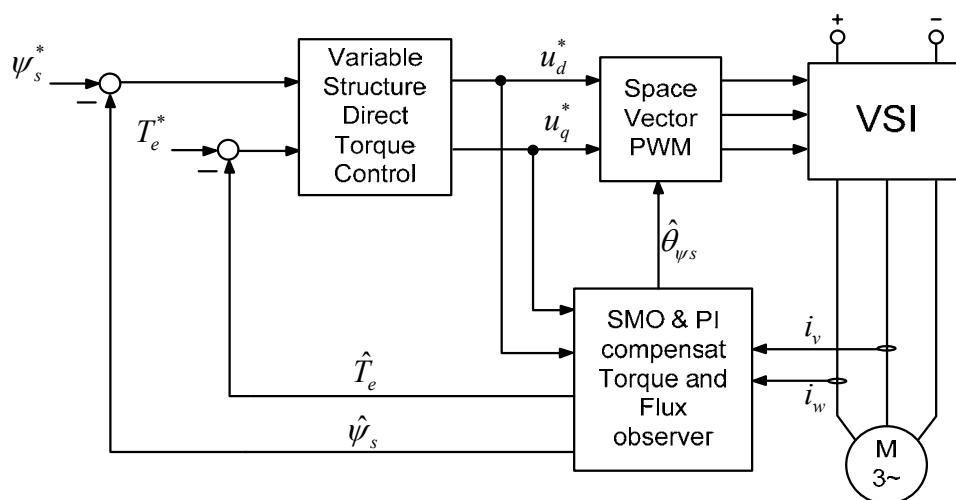
$$u_d^* = (K_{\Psi_s} + \frac{K_{I\Psi}}{s}) \text{sgn}(S_{\Psi_s}) \quad (3-13)$$

$$u_q^* = (K_{Te} + \frac{K_{ITe}}{s}) \text{sgn}(S_{Te}) + \hat{\omega}_{\psi_s} |\Psi_s| \quad (3-14)$$

สมการ (3-12) และ (3-13) เป็นสมการการควบคุมแบบสไลดิงแรงบิดตรงที่วิทยานิพนธ์นี้เลือกใช้ คือ ชนิดอัตราขยายสวิตช์ป้อนกลับแบบปรับตัว เนื่องจากต้องการลดผลของการสวิตช์ที่เกิดขึ้นเมื่อระบบเข้าสู่สภาวะคงตัว โดยที่เทอมสุดท้ายของสมการแรงดันที่ตั้งฉากกับแกนของ ฟลักซ์สเตเตอร์ดังสมการ (3-13) คือ การชดเชย แรงดันไฟฟ้าป้อนกลับที่เกิดจากความเร็วเชิงมุมของ ฟลักซ์คล่องสเตเตอร์ ทำให้สามารถลดขนาดของอัตราขยายสไลดิงของเทอมตัวควบคุม ฟิโอยูอยู่ด้านหน้าของเทอมแรงดันไฟฟ้าป้อนกลับซึ่งจะส่งผลให้การกระเพื่อมของผลตอบสนองของแรงบิดลดลงได้ส่วนปริมาณที่ใช้เป็นปริมาณที่ต้องถูกคำนวณอยู่ แล้วจากการหาขนาดของเวกเตอร์ของฟลักซ์คล่องสเตเตอร์และมุม $\theta_{\psi/s}$



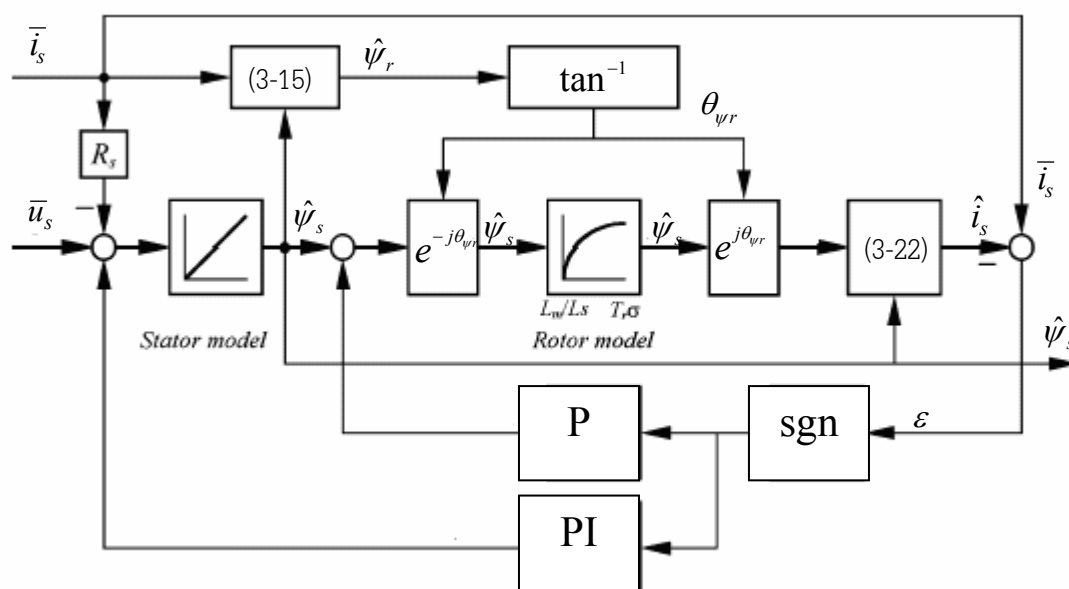
ภาพที่ 3-1 โครงสร้างภายในของการควบคุมฟลักซ์และแรงบิดแบบแรงบิดโดยตรง



ภาพที่ 3-2 การควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรงชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็วรอบ โดยใช้ตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิงร่วมกับตัวชดเชยแบบ PI

3.3 ตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิ้งและตัวชดเชยแบบ PI (7)

เนื่องจากการเป็นการทำงาน Sensorless ดังนั้นต้องหลีกเลี่ยงการนำตัวแปร ความเร็วของมอเตอร์มาใช้ในสมการพลวัตของตัวสังเกตการณ์ เนื่องจาก ค่าความผิดพลาด ของความเร็วรอบจริงกับความเร็วรอบที่ได้จากการประมาณ จะส่งผลไปถึงปริมาณที่ได้ จากตัวสังเกตการณ์ ผิดเพี้ยนไปด้วยในส่วนของตัวสังเกตการณ์จะเป็นการสร้างตัวแปรสถานะสเตเตอร์ฟลักซ์จากแบบจำลองของมอเตอร์เหนี่ยวนำซึ่งใช้ เทอมปรับค่าความผิดพลาดเป็นชนิดสไลดิงเนื่องจากเป็นตัวสังเกตการณ์ที่ออกแบบง่ายไม่ต้องใช้เวลาในการปรับแต่งมากอีกทั้งยังมีความน่าเชื่อถือสูงอีกด้วย ส่วนของแบบจำลองมอเตอร์เหนี่ยวนำที่ใช้ในการทำวิจัย ผู้วิจัยได้เลือกแบบจำลองพลวัตของฟลักซ์คล่องโรเตอร์และฟลักซ์คล่องสเตเตอร์มาใช้เนื่องจากเป็นปริมาณที่สามารถนำไปประมาณความเร็วของมอเตอร์เหนี่ยวนำในแบบลูปเปิดได้ทันที



ภาพที่ 3-3 โครงสร้างของตัวสังเกตการณ์แบบสไลด์िंगและตัวชดเชยแบบ PI (7)

พิจารณาสมการของสเปซเวกเตอร์ของสเตเตอร์ฟลักซ์ในแกนอ้างอิงคงที่ (Stationary Reference Frame)

$$\frac{d\bar{\Psi}_s}{dt} = \bar{\mathbf{u}}_s - R_S \bar{\mathbf{i}}_s \quad (3-15)$$

และสมการ (2-52) พลวัตของโรเตอร์ฟลักซ์บน แกนอ้างอิงโรเตอร์ฟลักซ์ (Rotor Flux Reference Frame)

$$\frac{d\bar{\Psi}_r^e}{dt} = \frac{L_m}{T_r} \bar{\mathbf{i}}_s^e + \left(-\frac{1}{T_r} + j(\omega_e - \omega_r) \right) \bar{\Psi}_r^e \quad (3-16)$$

โดยที่ ω_r เป็นความเร็วทางไฟฟ้าของโรเตอร์ แทน (2-53) $\bar{\mathbf{i}}_s^e = \frac{L_r}{L_\sigma} \bar{\Psi}_s^e - \frac{L_m}{L_\sigma} \bar{\Psi}_r^e$ ลงใน (2-52) ได้ดังนี้

$$\frac{d}{dt} \bar{\Psi}_r^e = \frac{L_m R_r}{L_\sigma} \bar{\Psi}_s^e - \left(\frac{L_s R_r}{L_\sigma} - j(\omega_e - \omega_r) \right) \bar{\Psi}_r^e \quad (3-17)$$

ให้

$$\begin{aligned} \bar{\Psi}_r^e &= \psi_{rd} + j\psi_{rq} = \psi_{r\alpha}^e + j\psi_{r\beta}^e \\ \bar{\Psi}_s^e &= \psi_{sd} + j\psi_{sq} = \psi_{s\alpha}^e + j\psi_{s\beta}^e \end{aligned}$$

จากการเลือกแกนอ้างอิงโรเตอร์ฟลักซ์ (Rotor Flux Reference Frame) ทำให้ได้ว่าฟลักซ์คล่องโรเตอร์จะวางอยู่ตามแกนดีเท่านั้น $\psi_{r\alpha}^e = \psi_{rd}, \psi_{r\beta}^e = \psi_{rq} = 0$ นั่นคือ

$$\frac{d}{dt} \psi_{r\alpha}^e = \frac{L_m R_r}{L_\sigma} \psi_{s\alpha}^e - \frac{L_s R_r}{L_\sigma} \psi_{r\alpha}^e \quad (3-18)$$

สมการ (3-14) และ (3-16) เป็นความสัมพันธ์ที่ใช้ในการใช้คำนวณค่าฟลักซ์โรเตอร์และฟลักซ์สเตเตอร์ โดยการเพิ่มเติมปรับของสไลดิงเพื่อช่วยในการแก้ไขความผิดพลาดอันเนื่องมาจากพารามิเตอร์ไม่ถูกต้อง กำหนดให้ $\varepsilon = \bar{\mathbf{i}}_s - \hat{\mathbf{i}}_s = \varepsilon i_{s\alpha} + j\varepsilon i_{s\beta} = (i_{s\alpha} - \hat{i}_{s\alpha}) + j(i_{s\beta} - \hat{i}_{s\beta})$

$$\frac{d\bar{\Psi}_s}{dt} = \bar{\mathbf{u}}_s - R_s \bar{\mathbf{i}}_s + \left(K_{1p} + \frac{K_{1i}}{s} \right) \text{sgn}(\bar{\mathbf{i}}_s - \hat{\mathbf{i}}_s) \quad (3-19)$$

สมการ (3-17) เป็นสเปซเวกเตอร์ของฟลักซ์สเตเตอร์บนแกนอ้างอิงคงที่ (Stationary Reference Frame) ที่ถูกเพิ่มเติมปรับของสไลดิง ในทำนองเดียวกันฟลักซ์โรเตอร์บนแกนอ้างอิงโรเตอร์ฟลักซ์ (Rotor Flux Reference Frame) ที่ถูกเพิ่มเติมปรับของสไลดิง

$$\frac{d}{dt} \bar{\Psi}_r^e = \frac{L_m R_r}{L_\sigma} \bar{\Psi}_s^e - \left(\frac{L_s R_r}{L_\sigma} - j(\omega_e - \omega_r) \right) \bar{\Psi}_r^e + K_2 \text{sgn}(\varepsilon \bar{\mathbf{i}}_s^e) \quad (3-20)$$

โดยที่ $\varepsilon \bar{\mathbf{i}}_s^e = (\bar{\mathbf{i}}_s - \hat{\mathbf{i}}_s) e^{-j\theta_{\psi_r}}$ และ $\theta_{\psi_r} = \tan^{-1} \left(\frac{\psi_{r\beta}}{\psi_{r\alpha}} \right)$ พลักซ์คัลลิ่งโรเตอร์ $(\psi_{r\alpha}, \psi_{r\beta})$ ที่ถูกใช้ใน

การหาพลักซ์โรเตอร์คือความสัมพันธ์ในสมการ (2-46) และ (2-47) $\psi_{r\alpha} = \frac{L_r}{L_m} \psi_{s\alpha} - \frac{L_\sigma}{L_m} i_{s\alpha}$ และ

$$\psi_{r\beta} = \frac{L_r}{L_m} \psi_{s\beta} - \frac{L_\sigma}{L_m} i_{s\beta}$$

จากสมการของตัวสังเกตการณ์ (3-17) และ (3-18) เขียนในรูปที่จะนำมาใช้ในการคำนวณ

$$\psi_{s\alpha} = \int \left(u_{s\alpha} - R_s i_{s\alpha} + (K_{lp} + \frac{K_{li}}{S}) \text{sgn}(ei_{s\alpha}) \right) dt \quad (3-21)$$

$$\psi_{s\beta} = \int \left(u_{s\beta} - R_s i_{s\beta} + (K_{lp} + \frac{K_{li}}{S}) \text{sgn}(ei_{s\beta}) \right) dt \quad (3-22)$$

$$\psi_{r\alpha}^e = \int \left(\frac{L_m R_r}{L_\sigma} \psi_{s\alpha}^e - \frac{L_s R_r}{L_\sigma} \psi_{r\alpha}^e + K_2 \text{sgn}(e \bar{\mathbf{i}}_s^e) \right) dt \quad (3-23)$$

และทำการปรับเวกเตอร์ของพลักซ์โรเตอร์บนแกนอ้างอิงอ้างอิงคงที่ (Stationary Reference Frame)

$$\psi_{r\alpha} + j\psi_{r\beta} = e^{j\theta_{\psi_r}} \psi_{r\alpha}^e = e^{j\theta_{\psi_r}} |\bar{\Psi}_r^e| \quad (3-24)$$

ส่วนการหาค่ากระแสสเตเตอร์ประมาณหลังจากทำการปรับเวกเตอร์ของพลักซ์โรเตอร์บนแกนอ้างอิงอ้างอิงคงที่แล้ว ทำได้โดยใช้ความสัมพันธ์ของสมการ (2-46) และ (2-47) นำมาแปลงได้ดังนี้

$$\hat{i}_{s\alpha} = \frac{L_r}{L_\sigma} \psi_{s\alpha} - \frac{L_m}{L_\sigma} \psi_{r\alpha} \quad (3-25)$$

$$\hat{i}_{s\beta} = \frac{L_r}{L_\sigma} \psi_{s\beta} - \frac{L_m}{L_\sigma} \psi_{r\beta} \quad (3-26)$$

เมื่อได้ปริมาณของพลักซ์สเตเตอร์และพลักซ์โรเตอร์แล้วปริมาณเหล่านี้จะถูกนำไปใช้ในการประมาณค่าแรงบิด และ ขนาดของพลักซ์สเตเตอร์ เพื่อนำไปใช้ในการควบคุมในวงรอบปิดของ แรงบิด และ ขนาดของพลักซ์สเตเตอร์ตามลำดับ

การประมาณค่าแรงบิดชั่วขณะของมอเตอร์เหนี่ยวนำทำได้โดยใช้ความสัมพันธ์ของการครอสเวกเตอร์ (Cross-vectorial Product) สเปซเวกเตอร์ของสเตเตอร์พลักซ์และสเปซเวกเตอร์ของกระแสสเตเตอร์ โดยที่ทั้งคู่ถูกพิจารณาในแกนอ้างอิงคงที่ (Stationary Reference Frame)

$$T_e = \frac{3}{2} P \bar{\Psi}_s \times \bar{\mathbf{i}}_s \quad (3-27)$$

โดยที่ P คือ จำนวนคู่ของขั้วแม่เหล็ก (Pole Pairs)

$\bar{\Psi}_s$ คือ สเปซเวกเตอร์ของสเตเตอร์ฟลักซ์

$\bar{\mathbf{i}}_s$ คือ สเปซเวกเตอร์ของกระแสสเตเตอร์

$$T_e = \frac{3}{2} P (\psi_{s\alpha} i_{s\beta} - \psi_{s\beta} i_{s\alpha}) \quad (3-28)$$

สมการ(3-26)คือสมการที่ใช้ในการคำนวณหาแรงบิดชั่วขณะ ส่วนการหาขนาดของเวกเตอร์ของสเตเตอร์ฟลักซ์ โดยทั่วไปคำนวณจากการหาขนาดของเวกเตอร์ในแกนตั้งฉาก $|\bar{\Psi}_s| = \sqrt{\psi_{s\alpha}^2 + \psi_{s\beta}^2}$ แต่เนื่องจาก วิทยานิพนธ์นี้จำเป็นต้องหามุมของฟลักซ์สเตเตอร์เพื่อใช้ในวงรอบฟลักซ์และแรงบิดอยู่แล้ว สมการดังกล่าว จะไม่ถูกนำมาใช้ในการคำนวณจริงเนื่องจาก การประมวลผลด้วยตัวประมวลผลสัญญาณดิจิทัล (DSP) การหารากที่ 2 จำเป็นต้องใช้ อัลกอริทึมทางการคำนวณเชิงตัวเลขที่ซับซ้อนและอาคัย การทำซ้ำหลายรอบ ดังนั้น ในวิทยานิพนธ์นี้จึงใช้ความสัมพันธ์ของการแปลงรูปจากอัลฟาเบต้าไปที่ดีคิว (Park Transformation : $\alpha\beta$ to dq , $e^{-j\theta_{\psi_s}}$)

$$\theta_{\psi_s} = \tan^{-1} \left(\frac{\psi_{s\beta}}{\psi_{s\alpha}} \right) \quad (3-29)$$

เมื่อได้มุมฟลักซ์แล้วทำการการแปลงรูปของ ฟลักซ์สเตเตอร์จาก อัลฟาเบต้าไปที่ดีคิวของ ฟลักซ์สเตเตอร์ ดังนั้นจึงมีเฉพาะขนาด ฟลักซ์สเตเตอร์บนแกนดีเท่านั้น

$$\bar{\Psi}_s e^{-j\theta_{\psi_s}} = \bar{\Psi}_s^{\psi_s} = |\Psi_s| \quad (3-30)$$

การทำงานของตัวสังเกตการณ์สไลดิ้งเพื่อทำการหาตัวแปรควบคุม $T_e, \theta_{\psi_s}, |\Psi_s|, \bar{\Psi}_r$ เมื่อได้ปริมาณ เหล่านี้จะถูกนำไปใช้ในวงรอบความเร็ว แรงบิด และขนาดฟลักซ์สเตเตอร์ ตามลำดับ

3.4 การประมาณความเร็วของมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบวงรอบเปิด (Open-loop Speed Estimator)

ในส่วนนี้การประมาณหาความเร็วรอบของมอเตอร์และความเร็วของสลิป จะได้รับจากการพิจารณาของ สมการแรงดันมอเตอร์เหนี่ยวนำซึ่งได้ใช้แรงดันสเตเตอร์และกระแสสเตเตอร์ ในส่วนของแบบจำลองทาง

คณิตศาสตร์ของมอเตอร์เหนี่ยวนำที่ใช้อยู่ในแกนอ้างอิงคงที่ (Stationary Reference Frame) ดังนั้นวิธีการของการประมาณความเร็วแบบวงรอบเปิดจะสิ่งที่มีผลกระทบสูงได้แก่ความเที่ยงตรงของพารามิเตอร์ของมอเตอร์เหนี่ยวนำ ที่ความเร็วรอบของโรเตอร์ต่ำความถูกต้องของตัวประมาณก็จะลดลงด้วย โดยเฉพาะอย่างยิ่งเมื่อพารามิเตอร์มีการเบี่ยงเบนไม่ตรงตามจริงก็จะมีผลกระทบอย่างมากด้วยในสภาวะคงที่และสภาวะชั่วขณะของระบบขับเคลื่อนที่ใช้วิธีการประมาณความเร็วแบบวงรอบเปิด นอกจากนี้แล้วความถูกต้องที่มากขึ้นของตัวประมาณความเร็วจะขึ้นกับความถูกต้องของตัวประมาณ สเตเตอร์ฟลักซ์และ โรเตอร์ฟลักซ์ซึ่งเป็นปริมาณที่มีความสำคัญมากในการควบคุมความเร็วแบบเวกเตอร์ โดยส่วนมาก สเตเตอร์ฟลักซ์ที่ถูกคำนวณเป็นปริมาณแรกสมการที่ (3-19) และ (3-20) จะไม่ถูกนำมาคำนวณจริงเนื่องจากการใช้ ตัวอินทิเกรต (Pure Integrator) จะทำให้ฟลักซ์ที่ได้รับไม่สมมาตร เมื่อมีการเปลี่ยนความถี่ของแรงดันอ้างอิง สมการที่ (3-19) และ (3-20) จะถูกนำมาดัดแปลงโดยใช้ตัวกรองความถี่ต่ำ (Low-pass Filter) แทนตัวอินทิเกรตซึ่งให้ผลได้ดี

ความต้านทานของสเตเตอร์จะมีผลกระทบต่อฟลักซ์คัลลิ่งสเตเตอร์ (Stator Flux Linkage) โดยเฉพาะที่ความเร็วรอบต่ำและฟลักซ์คัลลิ่งโรเตอร์ (Rotor Flux Linkage) ที่ได้จากฟลักซ์คัลลิ่งสเตเตอร์ ดังนั้นฟลักซ์คัลลิ่งโรเตอร์ก็จะได้รับผลกระทบของความถูกต้องด้วย อย่างไรก็ตามโครงสร้างของตัวประมาณจะอยู่ในรูปแบบที่ง่าย ๆ เมื่อเปรียบเทียบกับวิธีการอื่นๆ สมการของแบบจำลองทางคณิตศาสตร์ของมอเตอร์เหนี่ยวนำที่ใช้อยู่ในแกนอ้างอิงคงที่ (Stationary Reference Frame) ซึ่งจะแสดงได้ดังข้างล่าง

$$|\bar{\Psi}_r| = \sqrt{\psi_{r\alpha}^2 + \psi_{r\beta}^2} \quad (3-31)$$

$$\theta_{\psi r} = \tan^{-1} \left(\frac{\psi_{r\beta}}{\psi_{r\alpha}} \right) \quad (3-32)$$

ความเร็วของฟลักซ์โรเตอร์ (ω_e) สามารถคำนวณได้จากอนุพันธ์ของมุมโรเตอร์ฟลักซ์จากสมการ (3-29)

$$\omega_e = \frac{d\theta_{\psi r}}{dt} = \frac{d \left[\tan^{-1} \frac{\psi_{r\beta}}{\psi_{r\alpha}} \right]}{dt} \quad (3-33)$$

จาก $\frac{d(\tan^{-1} U)}{dt} = \frac{1}{1+U^2} \frac{dU}{dt}$ ที่ให้ $U = \frac{\psi_{r\beta}}{\psi_{r\alpha}}$ จะได้ดังนี้

$$\omega_e = \frac{d\theta_{\psi r}}{dt} = \frac{\psi_{r\alpha}^2}{|\bar{\Psi}_r|^2} \left(\frac{\psi_{r\alpha} \frac{d\psi_{r\beta}}{dt} - \psi_{r\beta} \frac{d\psi_{r\alpha}}{dt}}{\psi_{r\alpha}^2} \right) \quad (3-34)$$

แทน(2-33) ถึง (2-34) ลงในสมการ (3-31) โดยที่ $u_{r\alpha} = u_{r\beta} = 0$ จัดรูปใหม่จะได้ดังนี้

$$\omega_e = \frac{d\theta_{\psi r}}{dt} = \omega_r + \frac{1}{|\bar{\Psi}_r|^2} \frac{L_m}{T_r} (\psi_{r\alpha} i_{s\beta} - \psi_{r\beta} i_{s\alpha}) \quad (3-35)$$

โดยที่ ω_r คือ ความเร็วเชิงมุมของโรเตอร์ (rad/sec)

R_r คือ ความต้านทานของขดลวดโรเตอร์ (Ohm)

$T_r = \frac{L_r}{R_r}$ คือ ค่าเวลาคงที่ของโรเตอร์

จากสมการ (3-13) เทอมที่สองทางซ้ายมือก็คือสลิปที่ซึ่งแปรผันโดยตรงกับแรงบิดเมื่อขนาดของโรเตอร์ฟลักซ์ ถูกรักษาให้คงที่ สมการของแรงบิดแสดงได้ดังนี้

$$T_e = \frac{3}{2} P \frac{L_m}{L_r} (\psi_{r\alpha} i_{s\beta} - \psi_{r\beta} i_{s\alpha}) \quad (3-36)$$

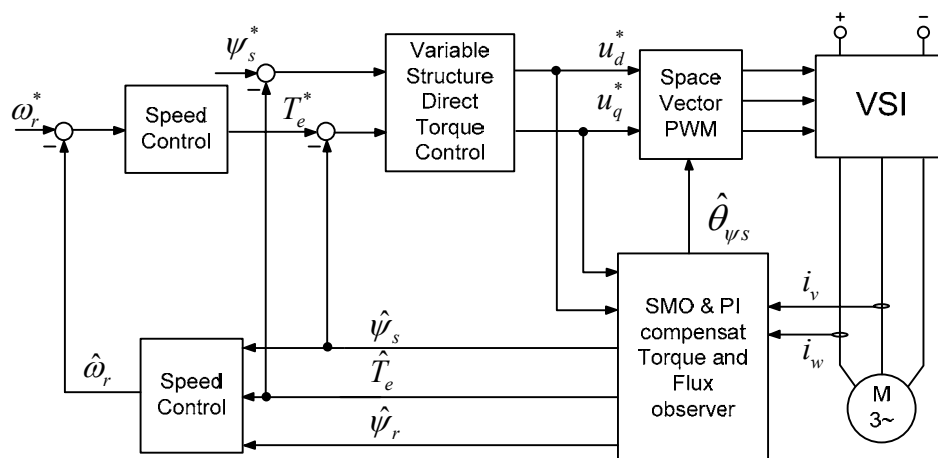
โดยที่ P คือ จำนวนคู่ขั้วแม่เหล็ก

ดังนั้นความเร็วของโรเตอร์สามารถหาได้ดังนี้

$$\omega_r = \omega_e - \frac{1}{|\bar{\Psi}_r|^2} \frac{L_m}{T_r} (\psi_{r\alpha} i_{s\beta} - \psi_{r\beta} i_{s\alpha}) \quad (3-37)$$

$$\omega_r = \left(\frac{\psi_{r\alpha} \frac{d\psi_{r\beta}}{dt} - \psi_{r\beta} \frac{d\psi_{r\alpha}}{dt}}{|\bar{\Psi}_r|^2} \right) - \frac{2T_e R_r}{3P |\bar{\Psi}_r|^2} \quad (3-38)$$

เมื่อได้ความเร็วประมาณแล้วความเร็วนี้จะถูกนำไปใช้ในวงรอบปิดของความเร็วดังภาพที่ 3-3



ภาพที่ 3-4 โครงสร้างของการควบคุมแบบแรงบิดโดยตรงชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็ว

3.5 สรุป

ในบทนี้ จะกล่าวถึงโครงสร้างของการควบคุมแบบแรงบิดโดยตรง วิธีการควบคุมรวมไปถึงตัวสังเกตการณ์และวิธีการประมาณค่าฟลักซ์ กระแส และความเร็วรอบของมอเตอร์เหนี่ยวนำที่ใช้ในงานวิจัยนี้

บทต่อไปเป็นการทดสอบการทำงานของ การควบคุมแบบสไลดิงแรงบิดตรงชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็วบนแบบจำลองคอมพิวเตอร์ด้วยโปรแกรม MATLAB Simulink

บทที่ 4

ผลการจำลองระบบด้วยคอมพิวเตอร์

ในบทนี้กล่าวถึงผลของการทดสอบแบบจำลองระบบด้วยคอมพิวเตอร์ ที่ได้ทำการทดสอบระบบควบคุมในสภาวะต่างๆ การทดสอบทั้งหมดได้ทำการจำลองระบบควบคุมบน โปรแกรม MATLAB simulink โดยการปรับเปลี่ยนสภาวะการทำงานของ ระบบในช่วงความเร็ว ทิศทาง และการใส่ภาระ

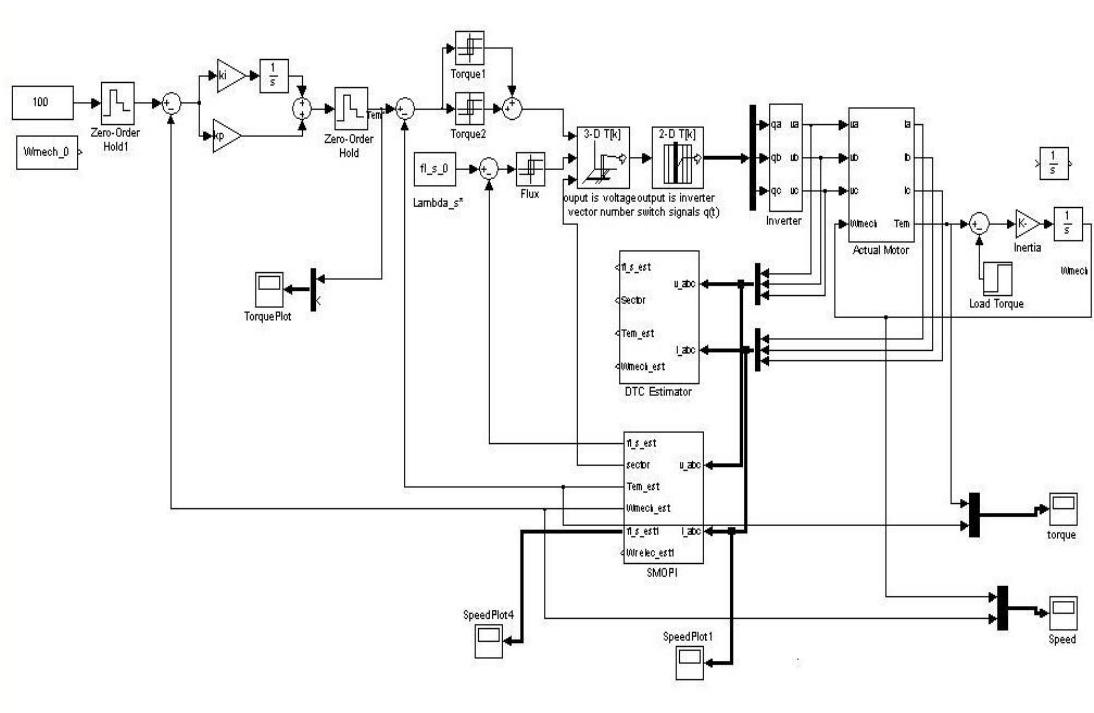
4.1 ผลการทดสอบแบบจำลองระบบในแบบต่างๆ

จากโครงสร้างระบบควบคุมแบบแรงบิดโดยตรงและตัวสังเกตการณ์แบบสไลด์िंग นั้นได้มีการทดสอบโดยใช้แบบจำลองด้วย โปรแกรม MATLAB Simulink โดยมีข้อมูลของมอเตอร์ดังตารางที่ 1 ซึ่งได้ทำการทดสอบโดยการใส่ค่า แรงบิดเริ่มต้นที่ 8 นิวตันเมตร และทำการเพิ่มเป็น 14 นิวตันเมตร ที่เวลา 0.6 วินาที ซึ่งให้ผลตอบสนองดังนี้

ตารางที่ 4-1 ข้อมูลของมอเตอร์เหนี่ยวนำ

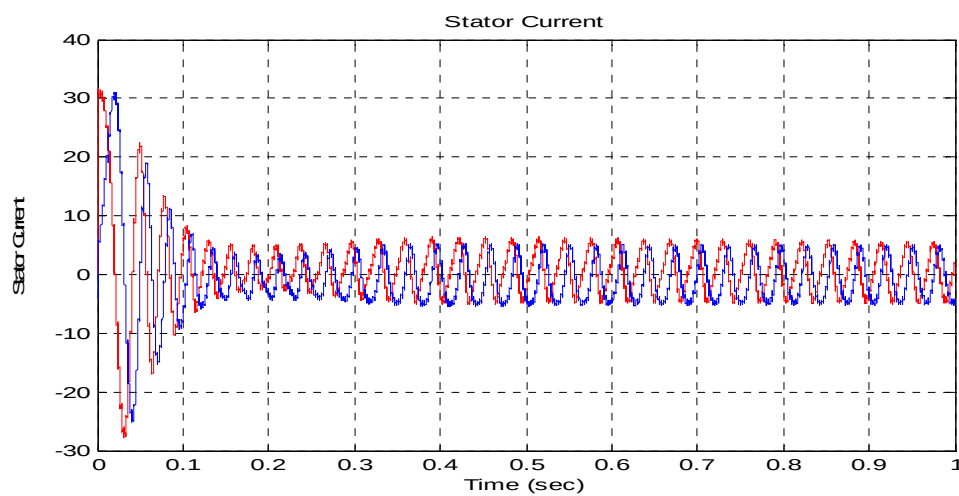
พิกัดกำลัง	1.1	kW
แรงดัน (u_s)	400/690	V
กระแส (i_s)	2.6/1.49	A
ตัวประกอบกำลัง	0.83	
พิกัดความเร็ว (ω_r)	1400	rpm
จำนวนคู่ของขั้วแม่เหล็ก (P)	2	คู่
ความต้านทานสเตเตอร์ (R_s)	26.3975	Ω /phase
ความต้านทานโรเตอร์ (R_r)	11.2708	Ω /phase
ความเหนี่ยวนำตัวเองด้านสเตเตอร์ (L_s)	1.3910	H/phase
ความเหนี่ยวนำตัวเองด้านโรเตอร์ (L_r)	1.3496	H/phase
ความเหนี่ยวนำของสนามแม่เหล็ก (L_m)	1.2866	H
ความเฉื่อยของโรเตอร์ (J_m)	0.0016	$\text{kg}\cdot\text{m}^2$

การทดสอบในส่วนนี้ ได้พิจารณาในส่วนของตัวสังเกตการณ์แบบสไลด์ดิ้งเป็นหลัก เพื่อพิสูจน์ให้ได้ว่าตัวสังเกตการณ์นี้สามารถใช้งานได้จริง โดยมีแบบจำลองดังรูป

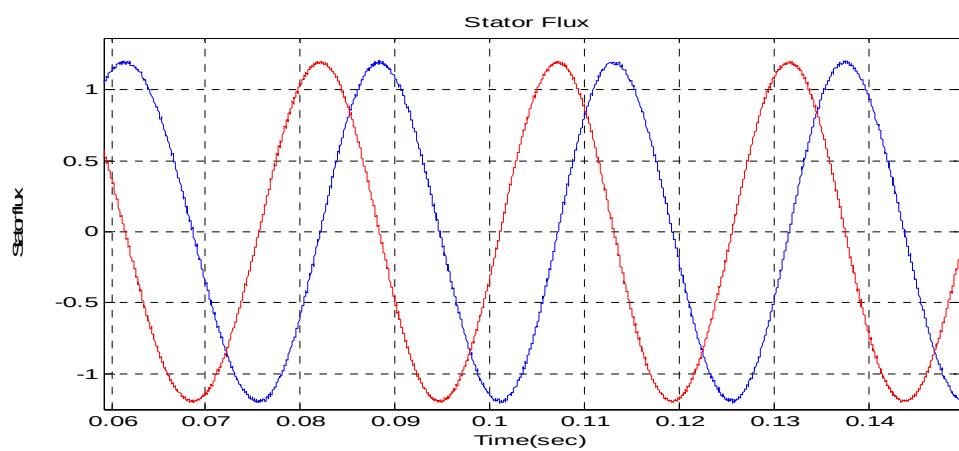


ภาพที่ 4-1 แบบจำลองของระบบ

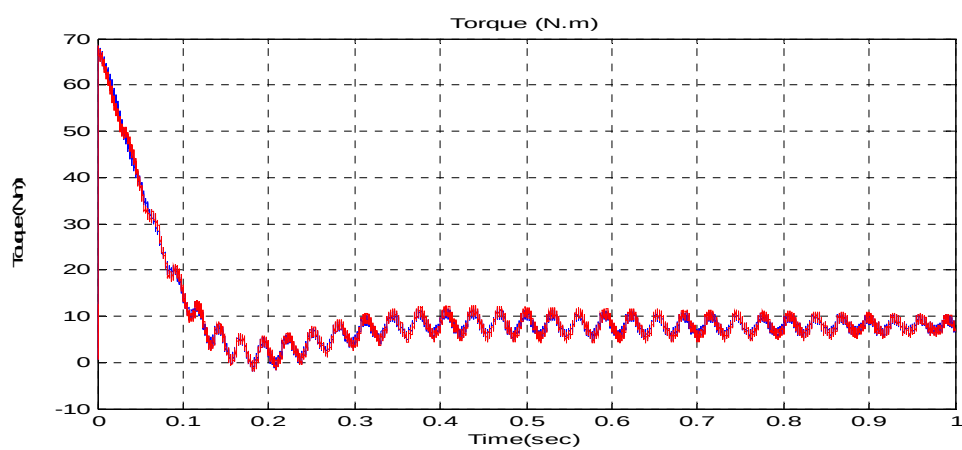
การทดสอบแบบจำลองในสภาวะ ความเร็วรอบ 1000 รอบต่อนาทีและใส่ภาระขนาด 8 นิวตันเมตรคงที่ (ใส่ภาระก่อนมอเตอร์หมุน)



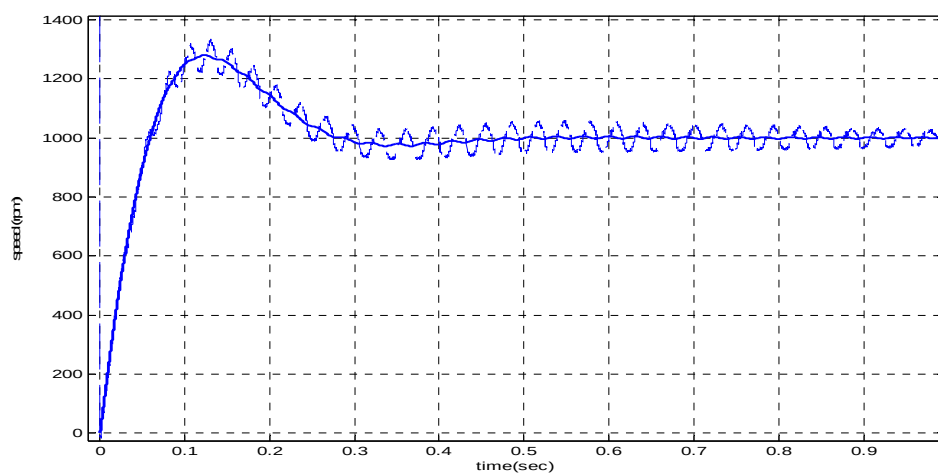
ภาพที่ 4-2 สัญญาณกระแสสเตเตอร์



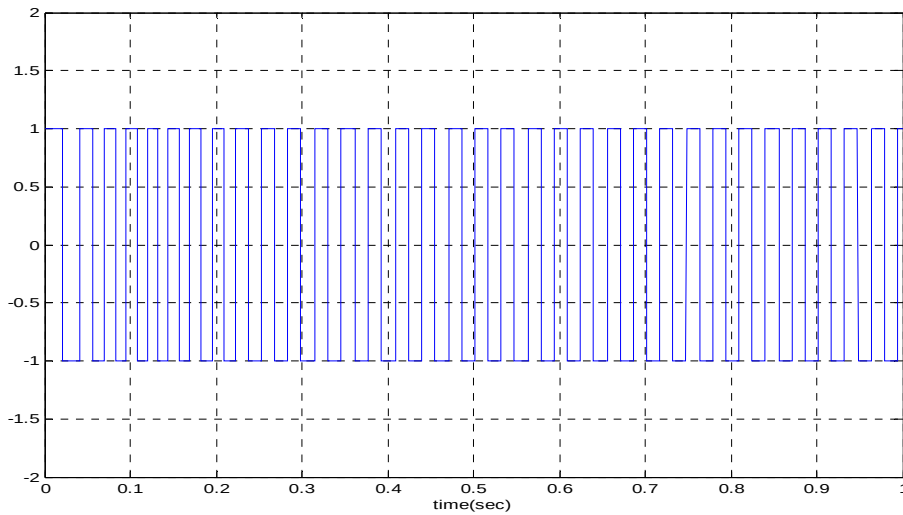
ภาพที่ 4-3 ฟลักซ์ที่สเตเตอร์



ภาพที่ 4-4 สัญญาณแรงบิด



ภาพที่ 4-5 สัญญาณความเร็วรอบ



ภาพที่ 4-6 สัญญาณระนาบการสไลด์

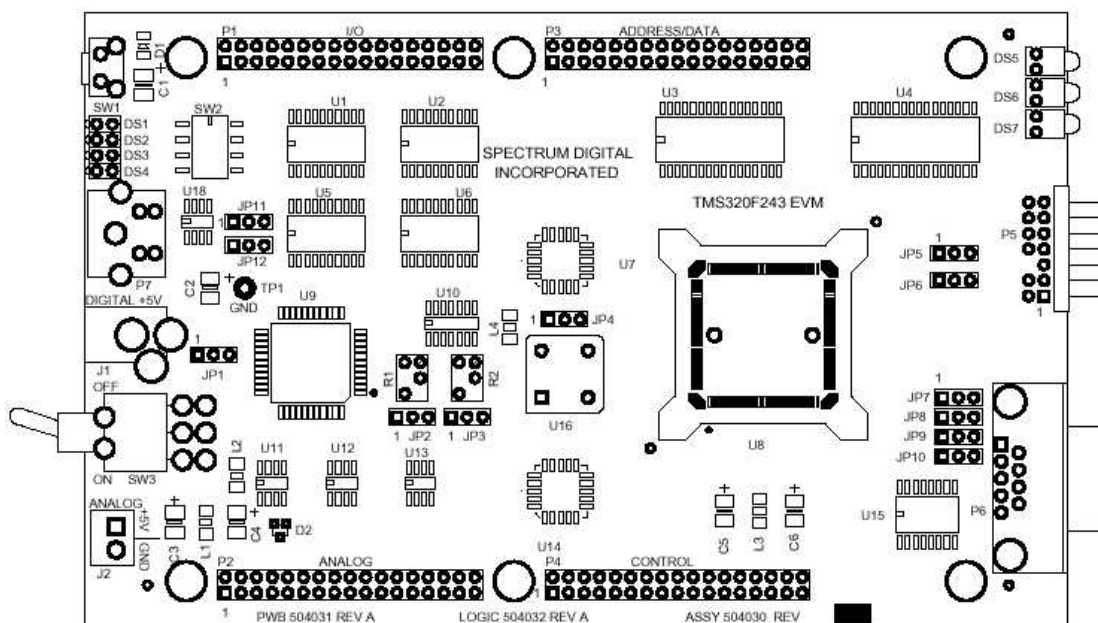
4.2 สรุป

ในบทนี้กล่าวถึงผลจากการจำลองระบบด้วยคอมพิวเตอร์ การทดสอบระบบควบคุมและตัวสังเกตการแบบสไลด์ร่วมกับตัวชดเชย แบบ PI พบว่าในสภาวะต่างพบที่สามารถควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำให้เป็นไปในแบบที่ต้องการได้และเมื่อทำการทดสอบโดยให้ระบบมีตัวควบคุมเดียวกัน และมีการปรับตัวสังเกตการณ์ในส่วนของ ตัวชดเชย แบบ PI นั้นส่งผลให้ระบบมีเสถียรภาพดีขึ้นอีกทั้งสามารถลดในเรื่องของการ Chattering ของตัวสไลด์ได้จริง

การทดลอง

5.1 อุปกรณ์ที่ใช้ในการทดลอง

4.10.36



ภาพที่ 5-1 ชุดประมวลผลสัญญาณดิจิทัล TMS320F243 Evaluation Module

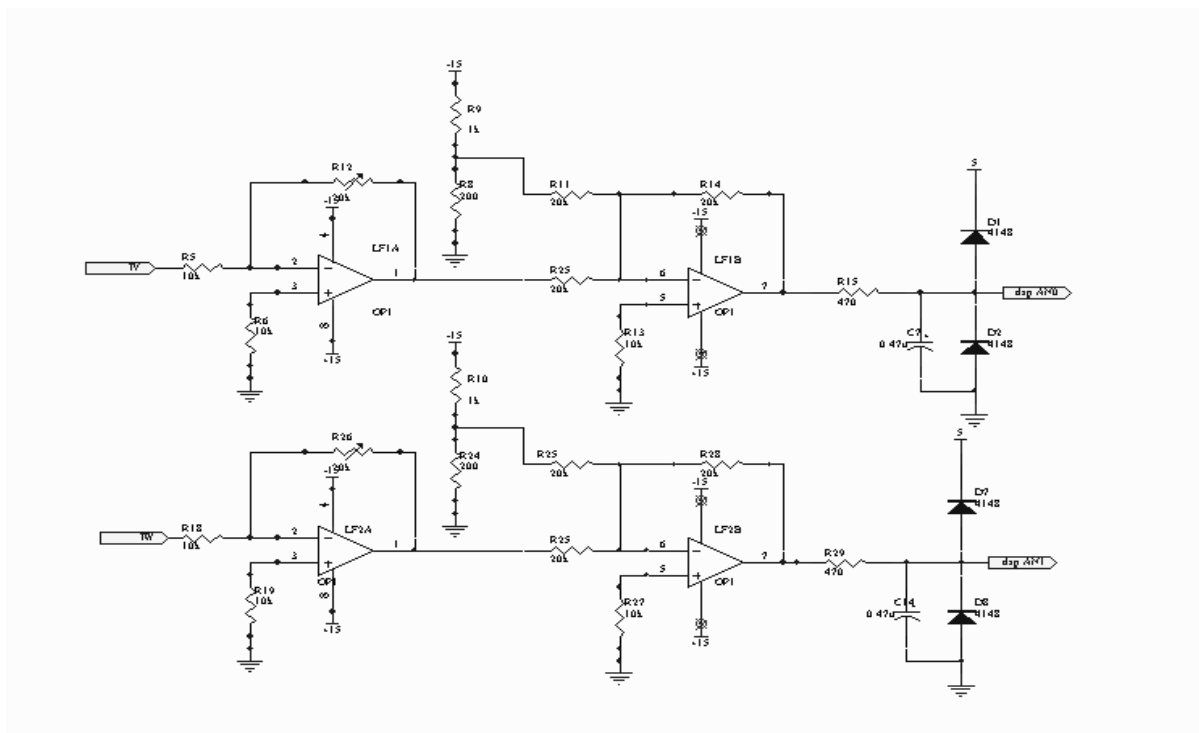
5.1.2 ชุดขับเคลื่อนมอเตอร์เหนี่ยวนำ อินพุต 3 เฟส 380 V 50-60 Hz เอาท์พุท 18 A 0.5-300 Hz

5.1.3 มอเตอร์เหนี่ยวนำแบบกรงกระรอกแบบสามเฟสของบริษัท Siemens ซึ่งมีค่าพิกัด 1.1 kW 2.6/1.49 A แรงดัน 400/690 V ความเร็วรอบ 1400 rad/s ค่าตัวประกอบกำลัง 0.83 ความละเอียดของเอ็นโคดเดอร์ 2048 พัลส์ต่อรอบ และชุดการะของ SIEMENS

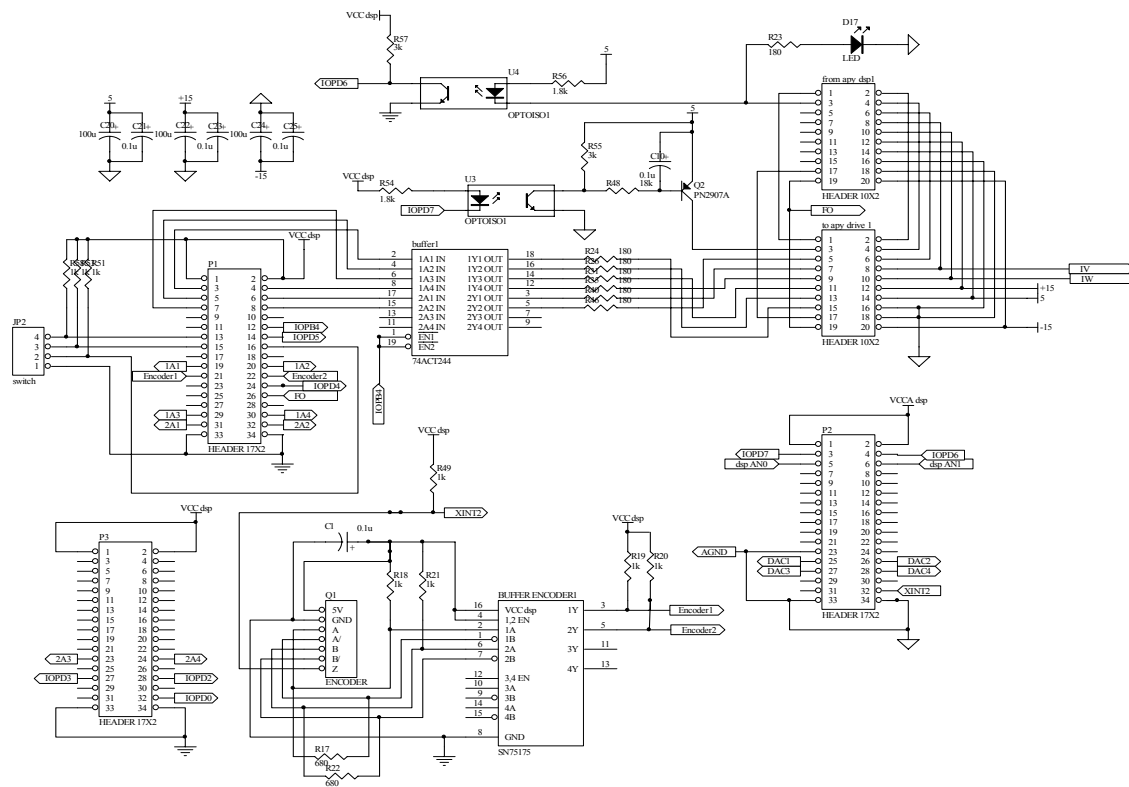
ตารางที่ 5-1 ค่าพารามิเตอร์ของมอเตอร์เหนี่ยวนำที่ทดลอง

พารามิเตอร์	ขนาด	หน่วย
ความต้านทานฝั่งสเตเตอร์ (R_s)	26.3975	Ω
ความเหนี่ยวนำตัวเองด้านสเตเตอร์ (L_s)	1.3910	H
ความเหนี่ยวนำของสนามแม่เหล็ก (L_m)	1.2866	H
ความต้านทานฝั่งโรเตอร์ (R_r)	11.2708	Ω
ความเหนี่ยวนำตัวเองด้านโรเตอร์ (L_r)	1.3496	H
จำนวนคู่ของขั้วแม่เหล็ก (P)	2	คู่
โมเมนต์ความเฉื่อย (J)	0.0016	kg-m ²

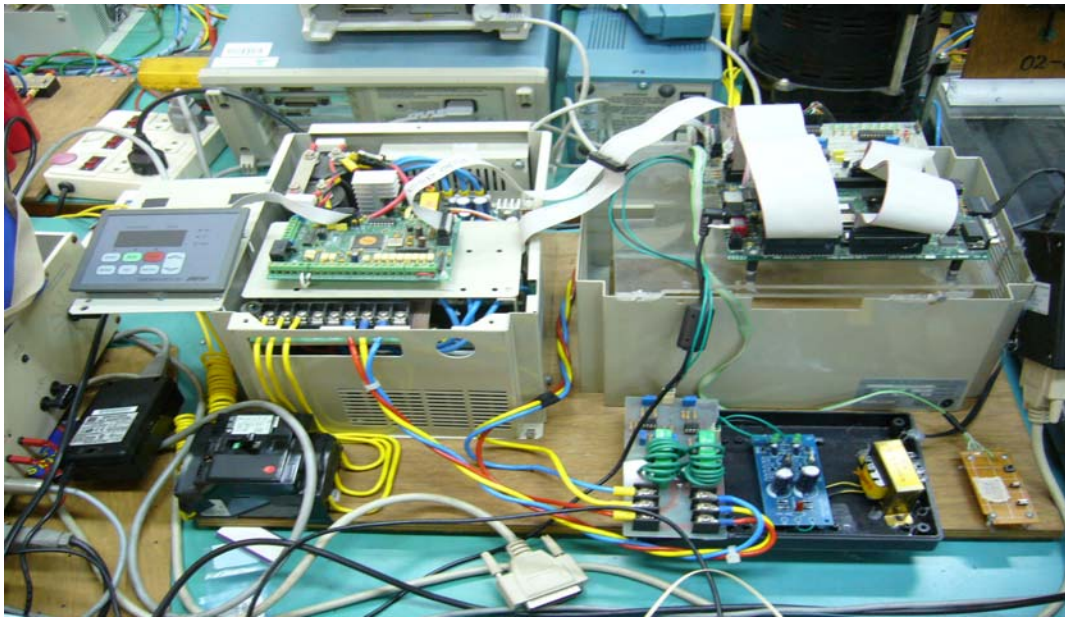
5.1.4 ชุดเชื่อมต่อระหว่างตัวประมวลผลกับชุดขับเคลื่อนมอเตอร์ เนื่องจากเป็นชุดขับเคลื่อนมอเตอร์เหนี่ยวนำ ซึ่งในงานวิจัยนี้ต้องการเฉพาะชุดที่จ่ายไฟให้มอเตอร์กับชุดป้องกันเท่านั้น ดังนั้นจึงต้องออกแบบชุดเชื่อมต่อ เพื่อตัดสัญญาณควบคุมเดิมออกแล้วนำสัญญาณควบคุมจากการวิจัยใส่เข้าไปแทน ภาพที่ 5-4 แสดงให้เห็นถึงวงจรต่างๆ ที่อยู่ในชุดเชื่อมต่อนี้



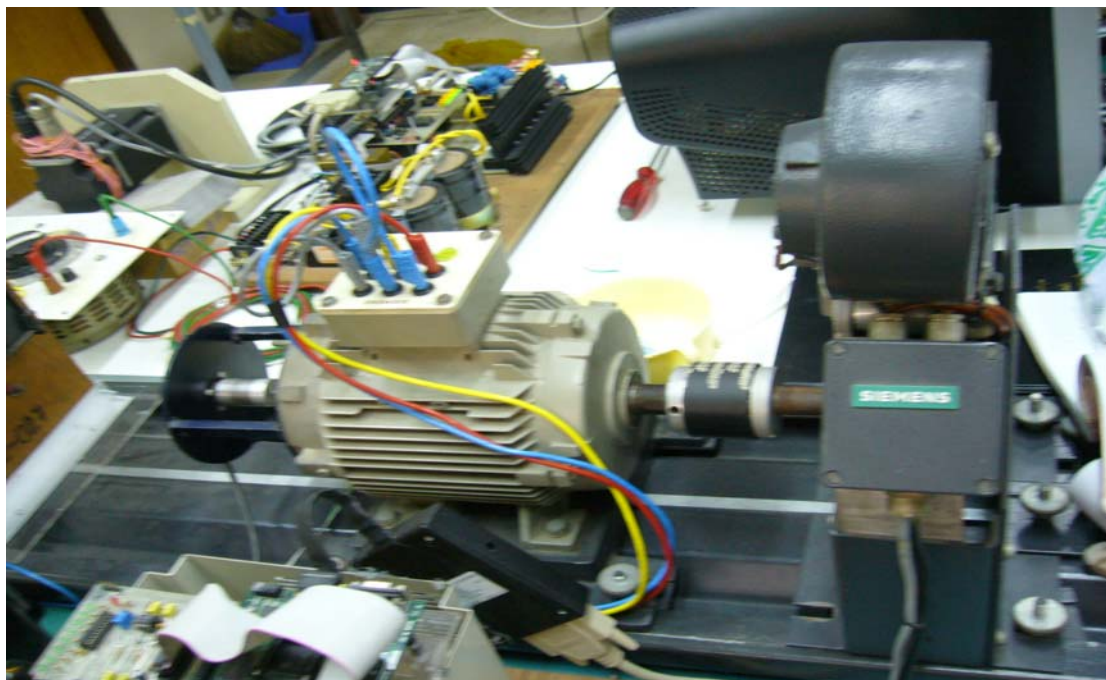
ภาพที่ 5-2 วงจรวัดกระแส



ภาพที่ 5-3 วงจรภายในชุดเชื่อมต่อระหว่างตัวประมวลผลกับชุดขับเคลื่อนมอเตอร์



ภาพที่ 5-4 การเชื่อมต่อระหว่างตัวประมวลผลกับชุดขับเคลื่อนมอเตอร์

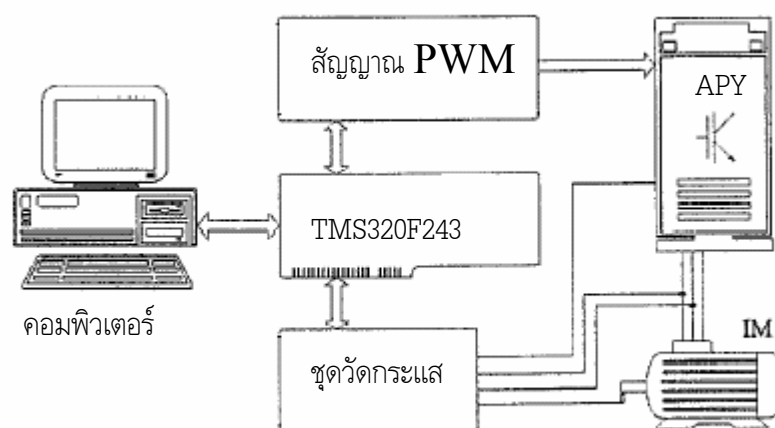


ภาพที่ 5-5 มอเตอร์เหนี่ยวนำติดตั้งชุดภาระและตัวตรวจจับความเร็วเอนโคเดอร์

5.2 การทดลอง

ในส่วนนี้กล่าวถึงโครงสร้างของการทดลองทั้งฮาร์ดแวร์และซอฟต์แวร์

5.2.1 โครงสร้างฮาร์ดแวร์ของการทดลอง แสดงดังภาพที่ 5-5 มีการทำงานดังนี้ คอมพิวเตอร์ทำหน้าที่ส่งสัญญาณ PWM ไปยังชุดขับเคลื่อนเพื่อทำการหมุนมอเตอร์โดยผ่านโปรแกรม Code Composer โดยมอเตอร์ถูกต่ออยู่กับชุดวัดกระแสเพื่อป้อนให้ตัวประมวลผลเพื่อทำการคำนวณในรูปต่อไป



ภาพที่ 5-6 โครงสร้างฮาร์ดแวร์ของการทดลอง

5.2.2 การทำงานของซอฟต์แวร์ สามารถแบ่งออกเป็นสองส่วนได้แก่ โปรแกรมหลักซึ่งทำงานตลอดเวลา และโปรแกรมย่อยซึ่งทำงานในช่วงการเกิดการขัดจังหวะ (Interrupt) ส่วนลำดับการทำงานของโปรแกรมที่ใช้ในงานวิจัยนี้ได้มีในภาคผนวก ข

5.2.2.1 โปรแกรมหลัก เป็นโปรแกรมที่ทำงานตลอดเวลา โดยเริ่มแรกของโปรแกรม ทำการกำหนดค่าต่างๆ ให้กับตัวประมวลผล จากนั้นทำการวนลูปเพื่อรอรับคำสั่ง โดยใช้เป็นปุ่มกดติดปลายนิ้วจำนวนสามปุ่ม รับคำสั่งสองคำสั่งคือ คำสั่งหมุนมอเตอร์ และคำสั่งหยุดหมุนมอเตอร์ ได้มีการใส่การหน่วงเวลาไปด้วย เนื่องจากตัวประมวลผลมีความเร็วมาก ถ้าไม่ทำการหน่วงเวลาจะทำให้เวลากดปุ่มเกิดความผิดพลาดเหมือนกับการกดปุ่มซ้ำ ลำดับการทำงานของโปรแกรมดูได้ในภาคผนวก ข

5.2.2.2 โปรแกรมย่อย เป็นโปรแกรมที่ทำงานในช่วงการเกิดการขัดจังหวะของวงจรควบคุมความกว้างพัลส์ จะทำงานทุกๆ $100 \mu S$ เมื่อทำงานเสร็จแล้วก็จะกลับไปทำงานต่อในโปรแกรมหลักตามเดิม การทำงานของโปรแกรมย่อยมีดังนี้ เมื่อเข้าโปรแกรมจะทำการเก็บสถานะเดิมของโปรแกรมหลักเอาไว้ จากนั้นทำการอ่านกระแสเข้ามา และทำการตรวจสอบว่าเกินค่าที่ตั้งเอาไว้หรือไม่ ถ้าเกินก็เรียกสถานะเดิมของ

โปรแกรมหลักมาแล้วจบการทำงาน ถ้าไม่เกินก็ทำการแปลง $i_{abc} \rightarrow i_{\alpha\beta}$ จากนั้นทำการตรวจสอบสถานะว่า ถ้าทำการหมุนมอเตอร์ จะทำการเก็บข้อมูลของตัวแปรที่ต้องการเข้าในหน่วยความจำ จากนั้นทำการอ่านเอ็ดโค้ดเดอร์เพื่อหาตำแหน่งของโรเตอร์และหาความเร็วของมอเตอร์ จากนั้นเข้าวงรอบควบคุมความเร็ว ซึ่งจะให้อาห์พุตเป็นแรงบิดอ้างอิงซึ่งจะมีการจำกัดด้วยค่าสูงสุดและต่ำสุดเอาไว้ และเข้าวงรอบควบคุมแรงบิดและวงรอบฟลักซ์ ซึ่งจะสร้างแรงดันอ้างอิงบนแกนสเตเตอร์ฟลักซ์จากการควบคุมแบบสไลดิง จากนั้นทำการแปลง $V_{dq} \rightarrow V_{\alpha\beta}$ และเข้าในส่วนของการตรวจสอบความกว้างพัลส์ และตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิงและตัวประมาณความเร็วรอบ เมื่อทำงานเสร็จก็เรียกสถานะเดิมของโปรแกรมหลักก่อนจบการทำงาน โปรแกรมต่างๆ ในงานวิจัยนี้ได้มีภาคผนวก ค

5.3 วิธีการทดลอง

5.3.1 การทดสอบโปรแกรมการทำงานของตัวสังเกตการณ์แบบเปิดวงรอบ(Open-loop V/f test) เพื่อทดสอบการทำงานเบื้องต้น ในส่วนการทำงานของของตัวสังเกตการณ์สไลดิง โดยใช้สัญญาณกระแสจากการขับมอเตอร์ด้วยอินเวอร์เตอร์ในโหมดสเกลาร์ (V/f) และนำความเร็วที่ได้จากการประมาณมาเปรียบเทียบกับความเร็วรอบจากเอนโคเดอร์ เพื่อทดสอบความแม่นยำและถูกต้องของการประมาณค่าต่าง ๆ

5.3.2 การควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรงชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็วรอบโดยใช้ตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิงร่วมกับตัวชดเชยแบบ PI แบบไม่ใส่ภาวะ (มีภาระแรงเสียดทานเล็กน้อยจากชุดภาระ)

5.3.3 การควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรงชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็วรอบโดยใช้ตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิงร่วมกับตัวชดเชยแบบ PI แบบใส่ภาระก่อนเริ่มสตาร์ท เป็นการทดสอบวงปิดของความเร็ว วงปิดแรงบิด และวงปิดฟลักซ์ และความเร็วที่ได้จากการประมาณ ในช่วงความเร็วรอบต่างๆกันโดยเฉพาะที่สภาวะคงตัว

5.4 สรุป

ในบทนี้กล่าวถึงอุปกรณ์ที่ใช้ในการทดลองทั้งฮาร์ดแวร์และซอฟต์แวร์ เช่น ตัวประมวลผลดิจิทัล มอเตอร์เหนี่ยวนำ ชุดขับเคลื่อน ชุดเชื่อมต่อ โปรแกรมที่ใช้ติดต่อกับตัวประมวลผล โปรแกรมที่ใช้ในการทดลอง รวมถึงขั้นตอนการทดลองต่างๆ ที่สภาวะไม่ใส่ภาระ และใส่ภาระ ผลการทดลองทั้งหมดนี้ จะกล่าวในบทต่อไป

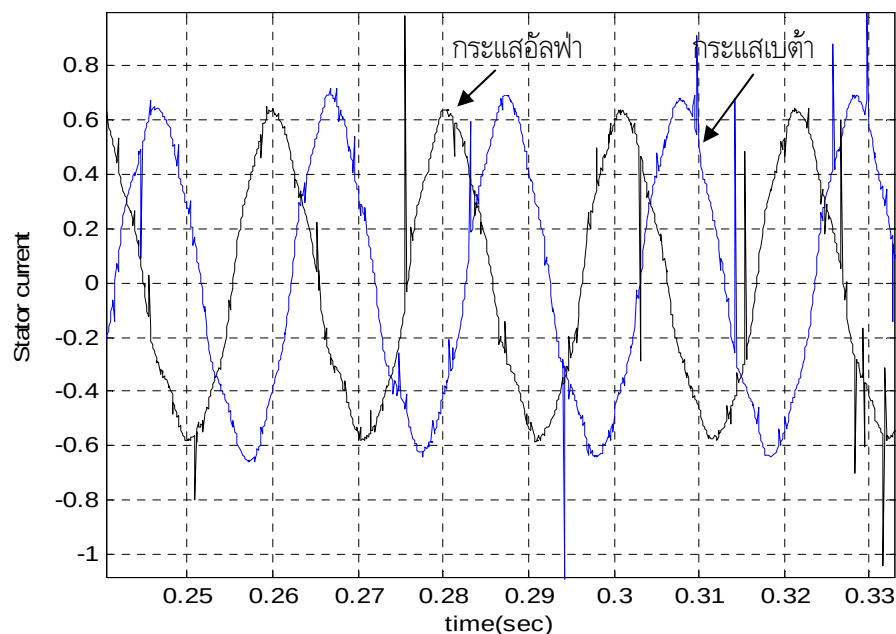
บทที่ 6

การทดสอบระบบควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำ

บทนี้กล่าวถึงขั้นตอนและผลการทดลองต่างๆ เพื่อศึกษาพฤติกรรมของ การควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำ แบบสไลด์แรงบิดตรง โดยจะมีการแบ่งการทดสอบออกเป็น 3 การทดสอบได้แก่ การทดสอบโปรแกรมการทำงานของตัวสังเกตรสไลด์แบบเปิดวงรอบ (Open-loop V/f Test) การทดสอบการควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรงชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็วรอบ โดยใช้ตัวสังเกตรสไลด์แบบสไลด์ร่วมกับตัวชดเชยแบบ PI ไม่ใส่ภาวะ และการทดสอบการควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรงชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็วรอบ โดยใช้ตัวสังเกตรสไลด์แบบสไลด์ร่วมกับตัวชดเชยแบบ PI ใส่ภาวะ

6.1 การทดสอบโปรแกรมการทำงานของตัวสังเกตรสไลด์แบบเปิดวงรอบ (Open Loop Test)

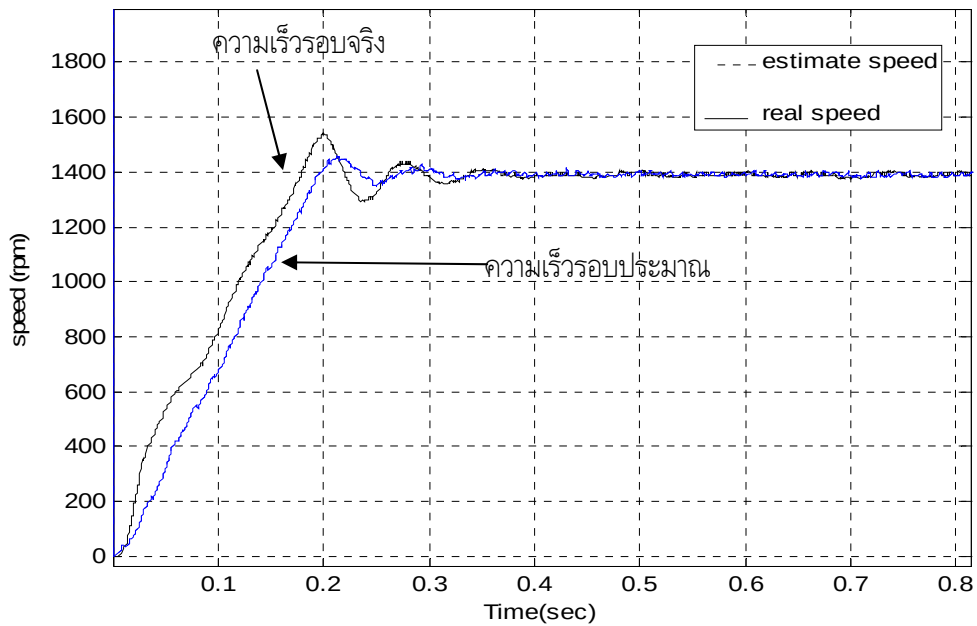
การทดสอบนี้เป็นการทดสอบในส่วนของตัวสังเกตรสไลด์ โดยใช้สัญญาณกระแสจากการขับมอเตอร์ด้วยอินเวอร์เตอร์ในโหมดสเกลาร์ (V/f)



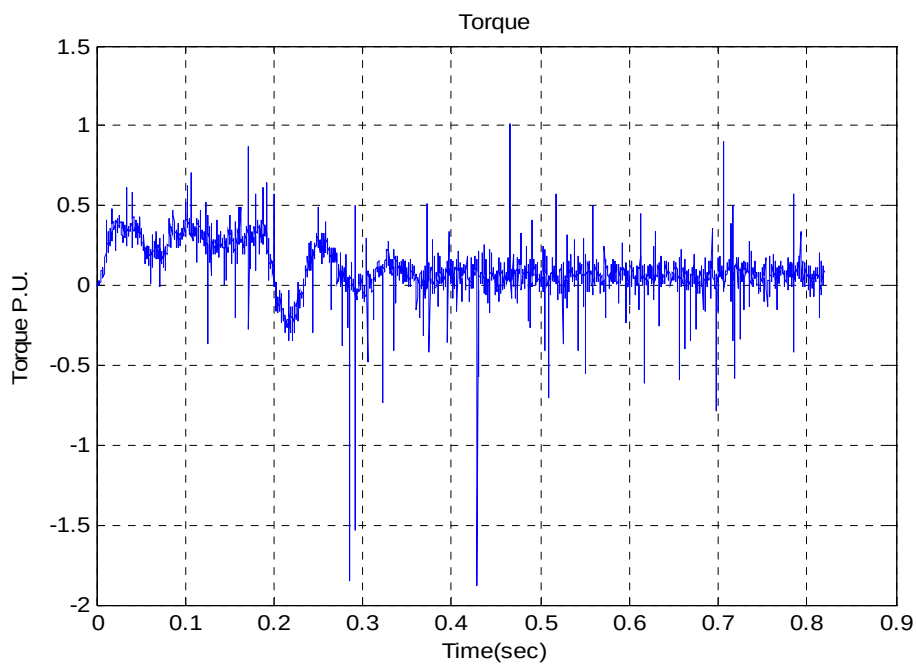
ภาพที่ 6-1 กระแสที่สเตเตอร์ของมอเตอร์เหนี่ยวนำ

6.2 ผลการทดสอบการควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรงชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็วรอบ โดยใช้ตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิงร่วมกับตัวชดเชยแบบ PI ไม่ใส่การะ

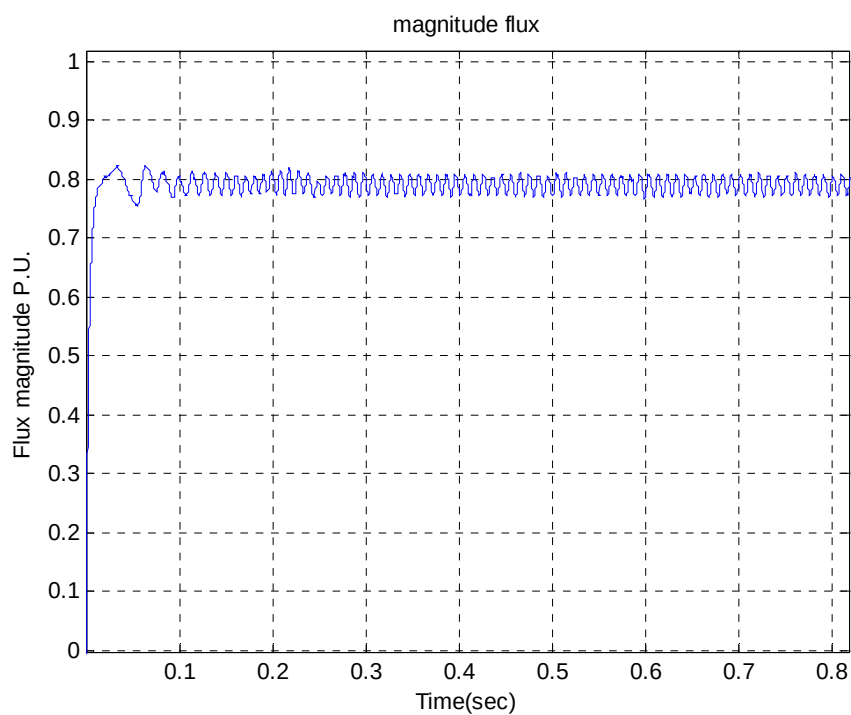
6.2.1 การทดสอบแบบไม่ใส่การะแรงเสียดทานก่อนเริ่มหมุนมอเตอร์ ความเร็วอ้างอิง 1400 รอบต่อนาที ระดับของฟลักซ์อ้างอิงอยู่ที่ 0.8 p.u



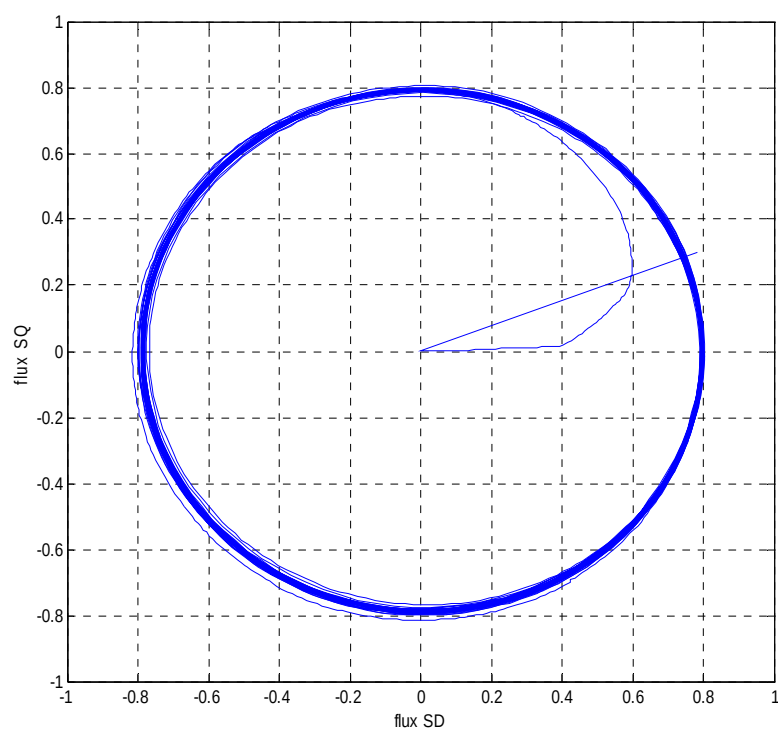
ภาพที่ 6-2 ความเร็วรอบจริงและความเร็วรอบประมาณของมอเตอร์เหนี่ยวนำ



ภาพที่ 6-3 แรงบิดประมาณของมอเตอร์เหนี่ยวนำ

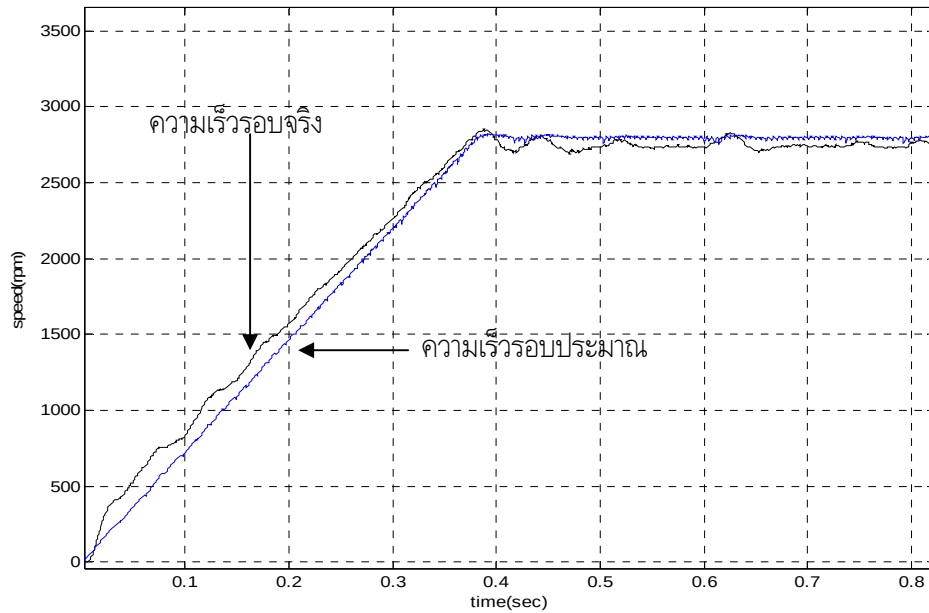


ภาพที่ 6-4 ขนาดของสเตเตอร์ฟลักซ์ของมอเตอร์เหนี่ยวนำ

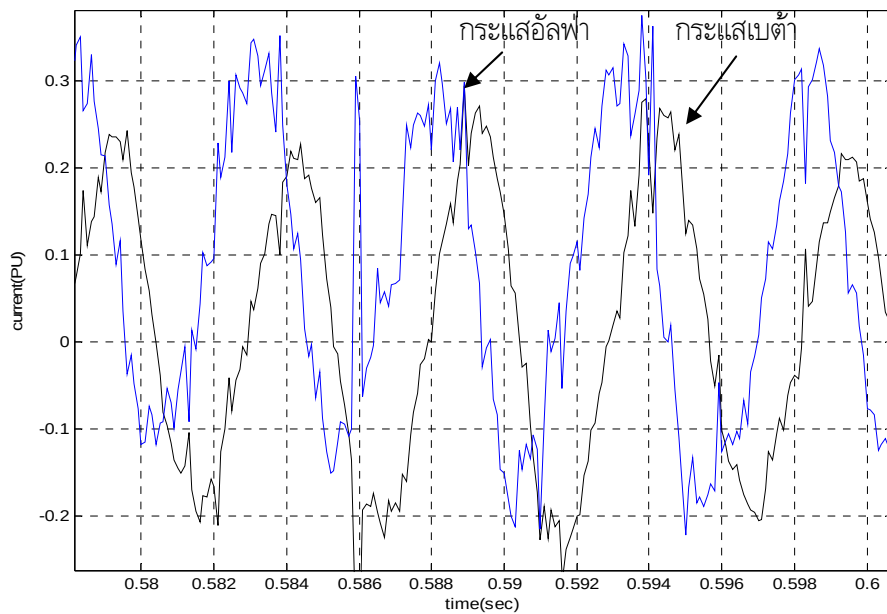


ภาพที่ 6-5 ทางเดินของสเตเตอร์ฟลักซ์ของแกนอัลฟาและเบต้า

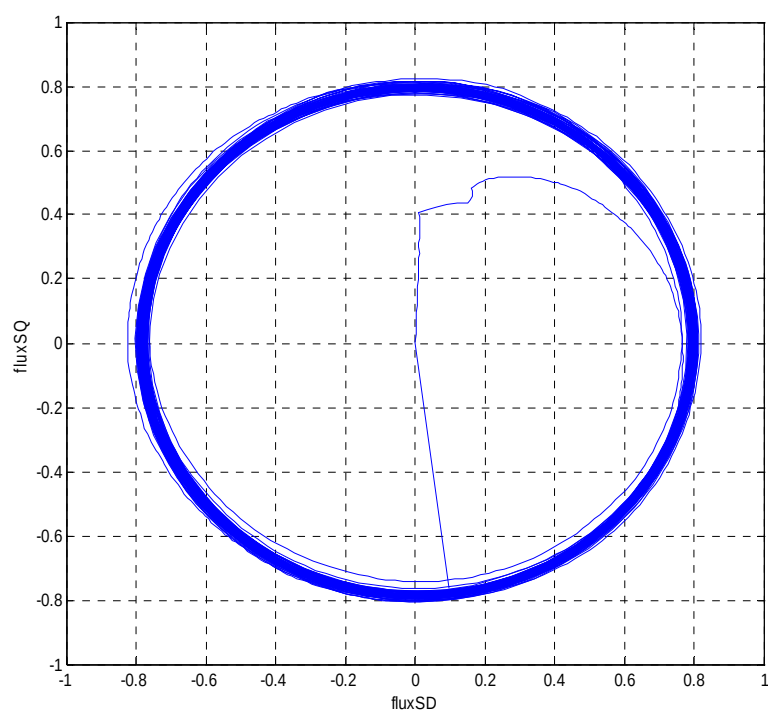
6.2.2 การทดสอบแบบไม่ใส่ภาระแรงเสียดทานก่อนเริ่มหมุนมอเตอร์ ความเร็วอ้างอิง 2800 รอบต่อนาที ระดับของฟลักซ์อ้างอิงอยู่ที่ 0.8 p.u



ภาพที่ 6-6 ความเร็วรอบจริงและความเร็วรอบประมาณของมอเตอร์เหนี่ยวนำ



ภาพที่ 6-7 กระแสที่สเตรเตอร์ของมอเตอร์เหนี่ยวนำ

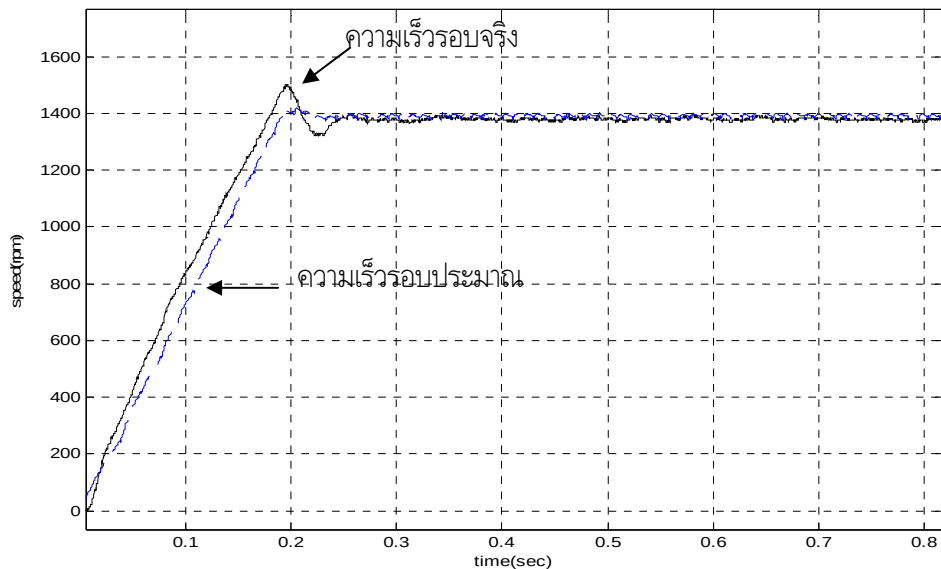


ภาพที่ 6-8 ทางเดินของสเตเตอร์ฟลักซ์ของแกนอัลฟาและเบต้า

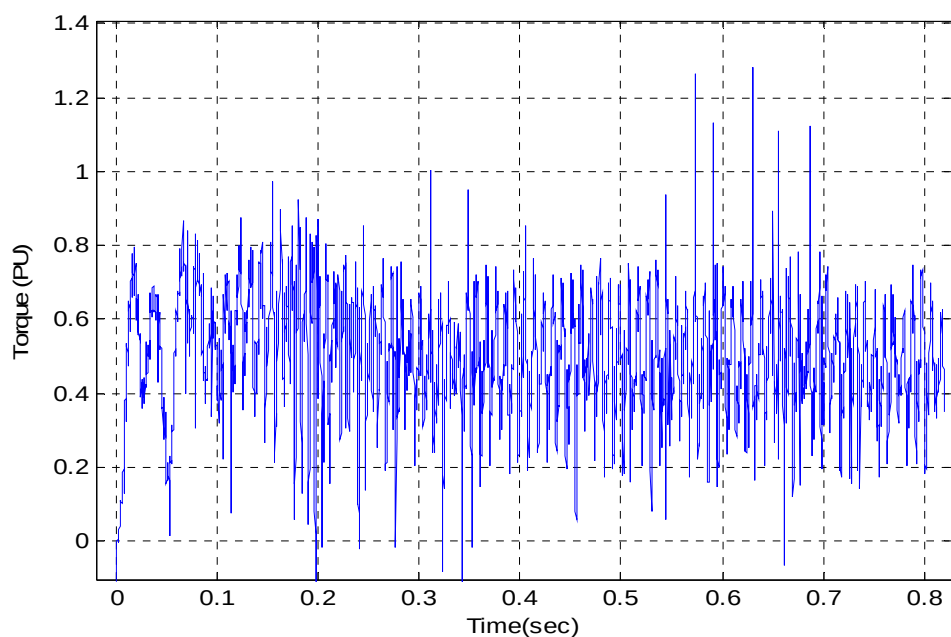
จากการทดสอบที่ 6.2.1 แบบไม่ใส่ภาระแรงเสียดทานก่อนเริ่มหมุนมอเตอร์พบว่าระบบควบคุมสามารถขับมอเตอร์ไปที่ความเร็วอ้างอิงได้ในสภาวะคงตัว ขนาดของสเตเตอร์ฟลักซ์ถูกควบคุมให้มีขนาดตามฟลักซ์อ้างอิง

6.3 ผลการทดสอบการควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรงชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็วรอบ โดยใช้ตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิงร่วมกับตัวชดเชยแบบ PI ในสภาวะ

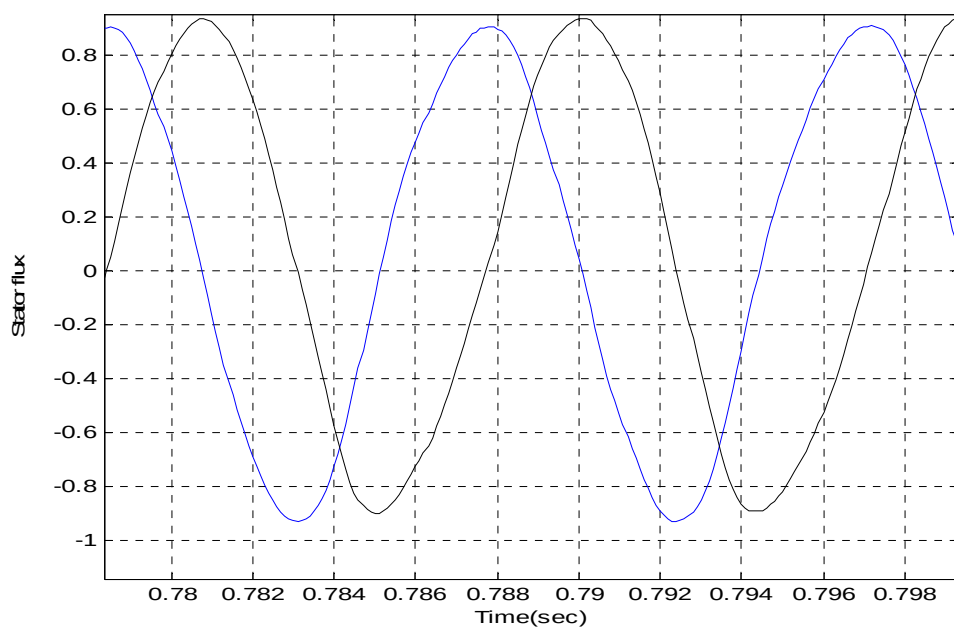
6.3.1 การทดสอบแบบสภาวะแรงเสียดทานก่อนเริ่มหมุนมอเตอร์ ความเร็วอ้างอิง 1400 รอบต่อนาที ระดับของฟลักซ์อ้างอิงอยู่ที่ 0.8 ต่อหน่วยในสภาวะขนาด 0.5 เท่าของกระแสฟลักต์มอเตอร์



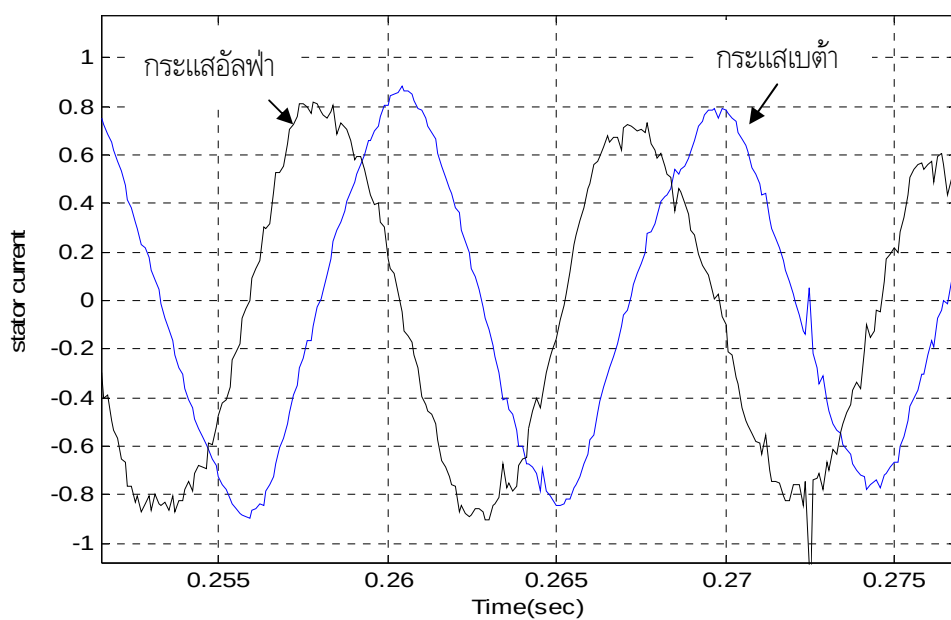
ภาพที่ 6-9 ความเร็วรอบจริงและความเร็วรอบประมาณของมอเตอร์เหนี่ยวนำ



ภาพที่ 6-10 แรงบิดประมาณของมอเตอร์เหนี่ยวนำ

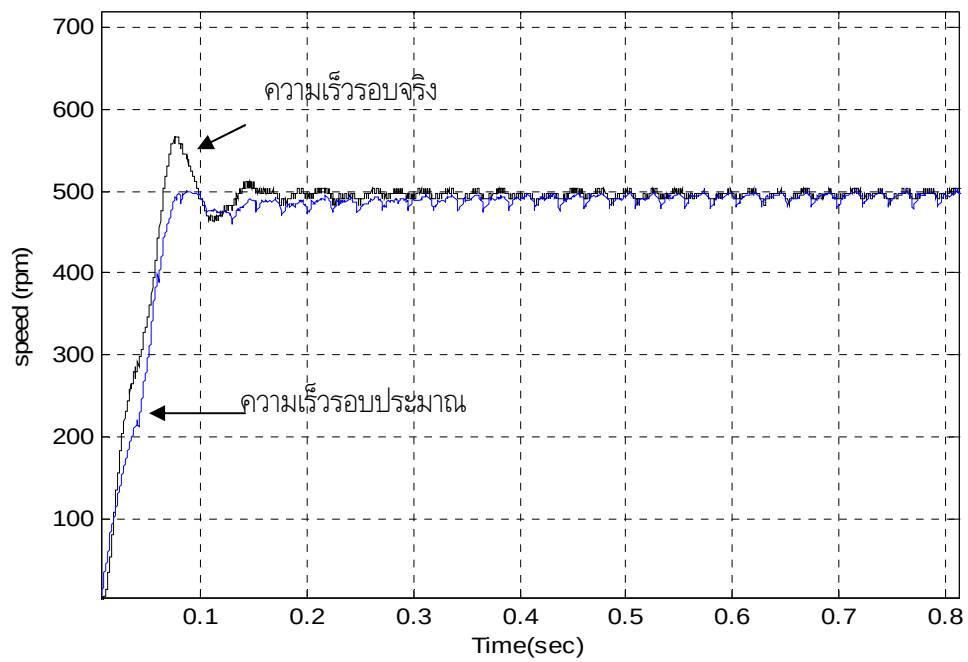


ภาพที่ 6-11 สเตเตอร์ฟลักซ์ของมอเตอร์เหนี่ยวนำ

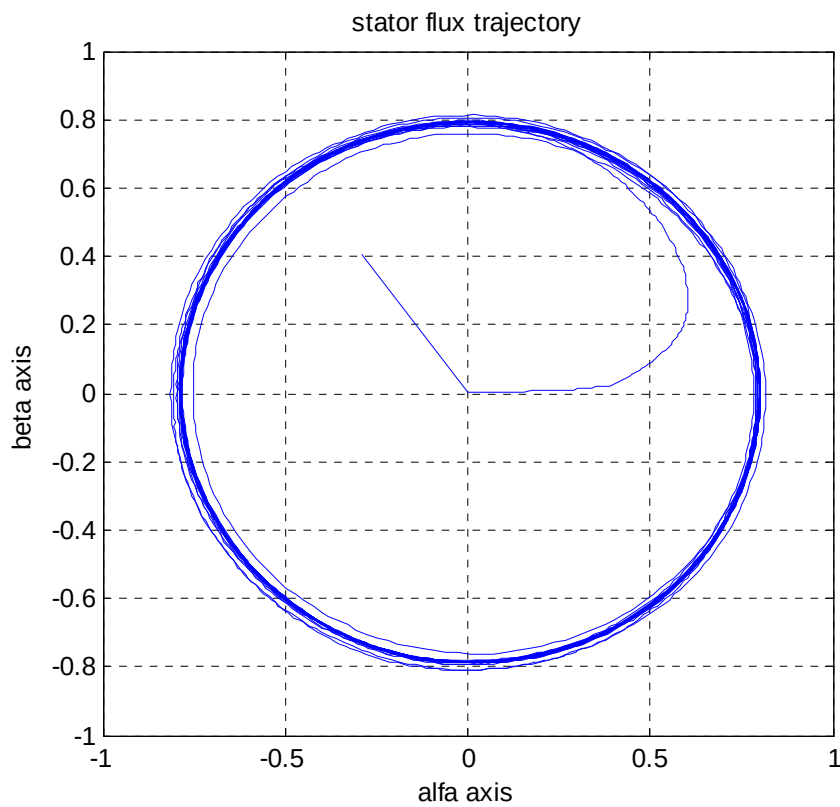


ภาพที่ 6-12 กระแสที่สเตเตอร์ของมอเตอร์เหนี่ยวนำ

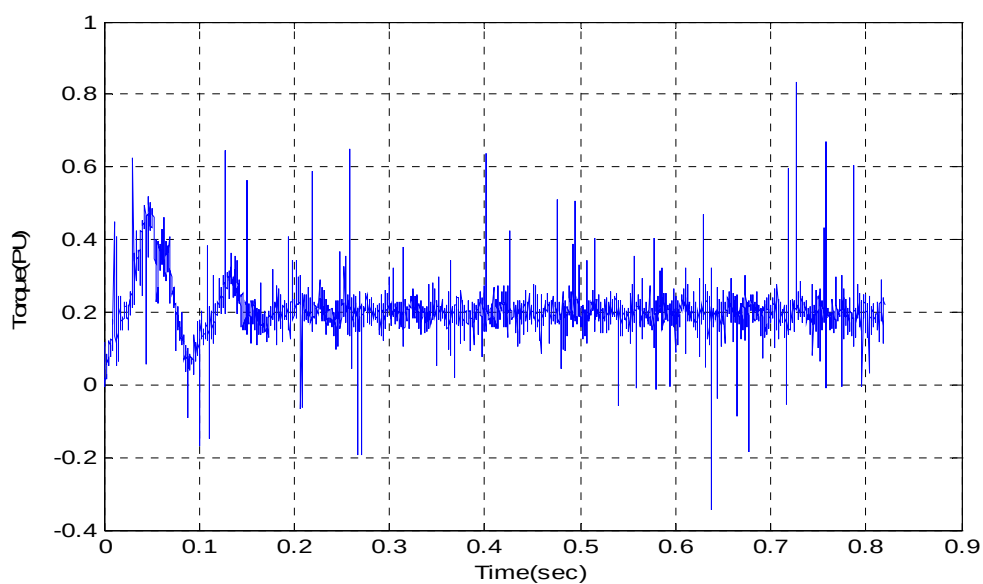
6.3.2 ผลทดสอบระบบควบคุมแบบวงรอบปิด ที่ความเร็วรอบอ้างอิง 500 รอบต่อนาทีที่ระดับฟลักซ์อ้างอิงอยู่ที่ 0.8 ต่อหน่วย ใส่ภาระขนาด 0.5 เท่าของกระแสพิกัดมอเตอร์



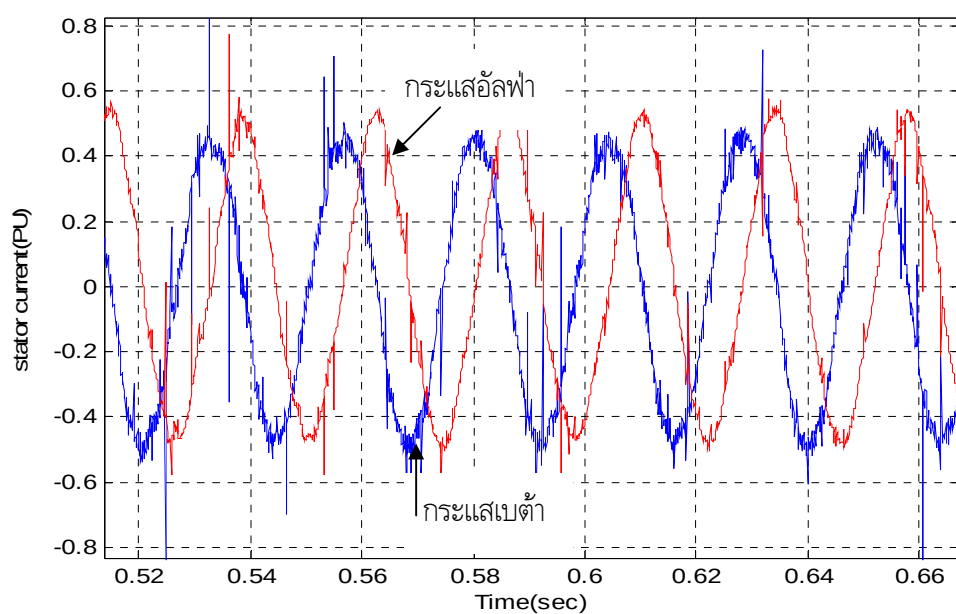
ภาพที่ 6-13 ความเร็วรอบจริงและความเร็วรอบประมาณของมอเตอร์เหนี่ยวนำ



ภาพที่ 6-14 ทางเดินของสเตเตอร์ฟลักซ์ของแกนอัลฟาและเบต้า



ภาพที่ 6-15 แรงบิดประมาณของมอเตอร์เหนี่ยวนำ



ภาพที่ 6-16 กระแสที่สเตเตอร์ของมอเตอร์เหนี่ยวนำ

จากภาพที่ 6-9 ถึง 6-16 พบว่าระบบสามารถชดเชยแรงบิดได้และความเร็วประมาณเทียบกับความเร็วจริงที่สภาวะคงตัวมีค่าใกล้เคียงกันมาก ส่วนโอเวอร์ชูตที่เกิดขึ้นเนื่องจากผลของการประมาณความเร็วที่ผิดพลาดในช่วงลาดเนื่องการชดเชยของตัวควบคุมพีไอของวงรอบปิดความเร็ว

6.4 วิเคราะห์และสรุปผลการทดลอง

การควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรงชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็วรอบโดยใช้ตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิงร่วมกับตัวชดเชยแบบ PI ให้ผลทดสอบได้ดี ตัวชดเชยแบบ PI มีประโยชน์ในการลดการสั่นของตัวสไลดิงได้มาก อีกทั้งสามารถช่วยจัดปัญหาสัญญาณรบกวนในบางส่วนของส่วนที่เข้ามาพบกับสัญญาณกระแส

จากผลการทดสอบแบบปิดวงรอบพบว่าระบบมีพลวัตรค่อนข้างดี และในส่วนของตัวประมาณนั้นมีความแม่นยำและความเร็วในการประมาณค่อนข้างดี มีผลในการประมาณค่อนข้างแม่นยำและสามารถชดเชยปริมาณของฟลักซ์และกระแส ทำให้การส่งต่อไปประมาณค่าความเร็วรอบของมอเตอร์มีความแม่นยำขึ้น ถึงแม้การประมาณความเร็วจะเป็นแบบลูปเปิด และตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิงและตัวชดเชยแบบ PI ทำงานได้ค่อนข้างดีเมื่อนำมาประกอบกับระบบควบคุมดังกล่าว ก็ให้ผลในเรื่องของความเร็วและความแม่นยำได้ค่อนข้างดี

บทที่ 7

สรุปผลและข้อเสนอแนะ

7.1 สรุปผลการวิจัย

งานวิทยานิพนธ์นี้ได้ทำการศึกษาและนำเสนอผลการควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรง ชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็วรอบโดยใช้ตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิงร่วมกับตัวชดเชยแบบ PI ในส่วนของตัวควบคุมนั้นเป็นการควบคุมแบบโครงสร้างผันแปรร่วมกับสเปซเวกเตอร์ฟีดแบ็กเอ็มซึ่งยังคงผลในเรื่องความราบรื่นที่สภาวะผลตอบสนองคงที่ว่าการใช้สวิตช์ของการควบคุมแรงบิดตรงดั้งเดิม เนื่องจากต้องการทำงานที่ราบรื่นที่สภาวะผลตอบสนองคงที่ มาประยุกต์ใช้งานรวมกับการควบคุมแบบโครงสร้างผันแปร ที่ให้ผลดีในเรื่องความเร็ว ความน่าเชื่อถือและความคงทน ต่อการเบี่ยงเบนค่าพารามิเตอร์ของมอเตอร์ และสิ่งรบกวนจากภายนอก และในส่วนของ การประมาณแรงบิดและฟลักซ์นั้นได้ใช้ตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิง โดยพิจารณาแบบจำลองของมอเตอร์ทั้งทางด้านสเตเตอร์และโรเตอร์ เพื่อผลในเรื่องของความแม่นยำและความถูกต้องของแบบจำลองของมอเตอร์และให้ได้ค่าการประมาณที่ใกล้เคียงความเป็นจริง อีกทั้งยังนำตัวชดเชยแบบ PI มาเพื่อชดเชยปริมาณฟลักซ์ และกระแสซึ่งถูกอินทิเกรตโดยแบบจำลองของมอเตอร์ โดยตัวชดเชยแบบ PI ยังสามารถช่วยลดการสั่นของตัวสไลดิงลงทำให้ปริมาณของฟลักซ์และแรงบิดที่ประมาณมีความราบเรียบขึ้น แล้วนำมาคำนวณหาความเร็วรอบโดยใช้การประมาณแบบลูปเปิด เพื่อนำมาประมาณค่าความเร็วรอบ ที่ความเร็วต่าง ๆ ในงานวิจัยนี้ใช้แบบจำลองมอเตอร์เหนี่ยวนำรูปแบบสเปซเวกเตอร์ จากการจำลองระบบด้วยคอมพิวเตอร์ แสดงให้เห็นว่าวิธีการนี้สามารถนำมาประมาณค่าต่างๆได้ และยังลดการสั่นของตัวสไลดิงและให้ผลการควบคุมมอเตอร์นั้นดีขึ้น

วิทยานิพนธ์นี้มีการทดลองการประยุกต์ใช้ตัวควบคุมประมวลผลสัญญาณแบบดิจิทัล ในการควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบควบคุมแรงบิดโดยตรง การออกแบบใช้วิธีการแบบดิจิทัลทั้งหมดโดยใช้ตัวประมวลผลสัญญาณแบบดิจิทัล TMS320F243 ชุดขับเคลื่อนมอเตอร์เหนี่ยวนำ 3 เฟสแรงดัน 600V และกระแส 18A ใช้ชุดขับเคลื่อนมอเตอร์ขนาด 1.1 kW 2.6A 400V วัดความเร็วรอบด้วยเอ็นโคเดอร์ขนาด 2048 พัลส์ต่อรอบ

ในส่วนของ การทดลองนั้น ตัวประมาณค่าที่ใช้ในงานวิจัยนี้สามารถชดเชยปริมาณของฟลักซ์และกระแสที่ถูกอินทิเกรตโดยแบบจำลองของมอเตอร์ซึ่งสังเกตได้จากผลการทดลองจะเห็นว่าปริมาณฟลักซ์จะอยู่ที่ระดับอ้างอิงตลอด แม้ว่าในกรณีมีภาระซึ่งเมื่อปริมาณที่ได้มีค่าความถูกต้องเมื่อนำมาคำนวณในส่วนต่อไปทั้งกระแส หรือความเร็วรอบ ค่าที่ได้ก็จะมีค่าความถูกต้องมากขึ้นอีกทั้งทำให้ปริมาณต่าง ๆ มีความเรียบมากขึ้นเพราะตัวชดเชยแบบ PI ที่ใส่เข้าไปนั้นสามารถลดการสั่นของตัวสไลดิงลดลงสังเกตได้จากการ

Simulation โดยระนาบของการสไลด์มีความถี่น้อยลง ส่วนในการทดลองนั้นปริมาณของแรงบิดความเร็วรอบมีความเรียบมากขึ้น ในขณะที่ทดลองมอเตอร์มีการหมุนที่ราบเรียบขึ้นไม่มีอาการสั่นมากนัก และในเรื่องเสถียรภาพของระบบที่ใช้ในงานวิจัยแสดงให้เห็นว่าระบบไวค่อนข้างมาก

7.2 ข้อเสนอแนะ

7.2.1 จากผลการทดลอง จะเห็นว่าที่ความเร็วต่ำ จะมีค่าผิดพลาดในการประมาณมากขึ้น ดังนั้นควรทำการวิจัยหาวิธีแก้ไขปรับปรุงให้ดีขึ้น เช่นการเพิ่มตัวประมาณความต้านทานด้านโรเตอร์

7.2.1 เนื่องจากโปรแกรมภาษาแอสเซมบลีที่ใช้ในงานวิจัยนี้ปริมาณตัวแปรต่างๆ ยังมีรูปแบบการคำนวณที่ยังไม่ค่อยละเอียดนัก ดังนั้นการเปลี่ยนรูปแบบอาจให้ผลที่ละเอียดกว่าในการ คำนวณ โดยเฉพาะช่วงที่ค่าเปลี่ยนแปลงน้อยๆ เช่นความเร็วต่ำ การคูณ หาร จะให้ผลเดิมเป็นเวลานาน

7.2.3 ทดลองเปลี่ยนวิธีการใช้แบบจำลองที่อ้างอิงทางด้านโรเตอร์จะเป็นการควบคุมที่ถูกต้องมากขึ้น เพราะจะทำให้ได้การควบคุมที่เพลาของมอเตอร์จริง

7.2.4 พัฒนาให้เป็นระบบแบบปรับตัวเองได้ หรือใช้การควบคุมแบบอัจฉริยะเข้ามาใช้ในการปรับค่าของตัวโปรแกรมเนื่องจากยังมีค่าพารามิเตอร์หลายตัวที่ต้องปรับในขณะทดลอง

เอกสารอ้างอิง

1. Vas, P. Sensorless Vector and Direct Torque Control. Oxford : Oxford University Press, 1998.
2. Utkin, V. Yan, Z. and Shi, J. "Sensorless sliding-mode control of induction motors." IEEE Trans. Ind. Electron. (December 2000) : 1286-1297.
3. Casadei, D. G. Serra, and Tani, A. "Implementation of direct torque control algorithm for induction motors based on discrete space vector modulation." IEEE Trans. Ind. Electron. (July 2000) : 769-777.
4. Lascu, C. Boldea, I. and Blaabjerg, F. "Variable - structure direct torque control -A class of fast and robust controllers for induction machine drive." IEEE Trans. Ind. Electron. (August 2004) : 785-792.
5. Krause, P. C. Wasynczuk, O. and Sudhoff, S. D. Analysis of Electrical Machinery. New York : IEEE Press, 1995.
6. Cristian Lascu and Ghe rghe-Daniel Andreescu. "Sliding-Mode Observer and Improved Integrator With DC-Offset Compensation for Flux Estimation in Sensorless-Controlled Induction Motor." IEEE Trans. Ind. Applicat. 53 (June 2006).
7. Benchaib, A. Rachid, A. and Tadjine, M. "Real-time sliding-mode observer and control of an induction motor." IEEE Trans. Ind. Electron. 46 (February 1999) : 128-137.
8. Bolognani, S. Zigliotto, M. and Zordan, M. "Extended-range PMSM sensorless speed drive based on stochastic filtering." IEEE Trans. Pow. Elect. 16 (January 2001) : 110 -117.
9. Bolognani, S. Tubiana, L. Zigliotto, M. "Extended Kalman filter tuning in sensorless PMSM drives." 2002. PCC-Osaka 2002. Power Conversion Conference. 1 (2002) : 276-281.
10. Shi, K. L. Chan, T. F. Wong, Y. K. and Ho, S. L. "Speed Estimation of an Induction Motor Drive Using an Optimized Extended Kalman Filter." IEEE Trans. Ind. Elect. 49 (February 2002) : 124-133.

ภาคผนวก ก

ข้อมูลมอเตอร์เหี้ยวน้ำ และค่าฐาน

ตารางที่ ก-1 ข้อมูลของมอเตอร์เหนี่ยวนำ

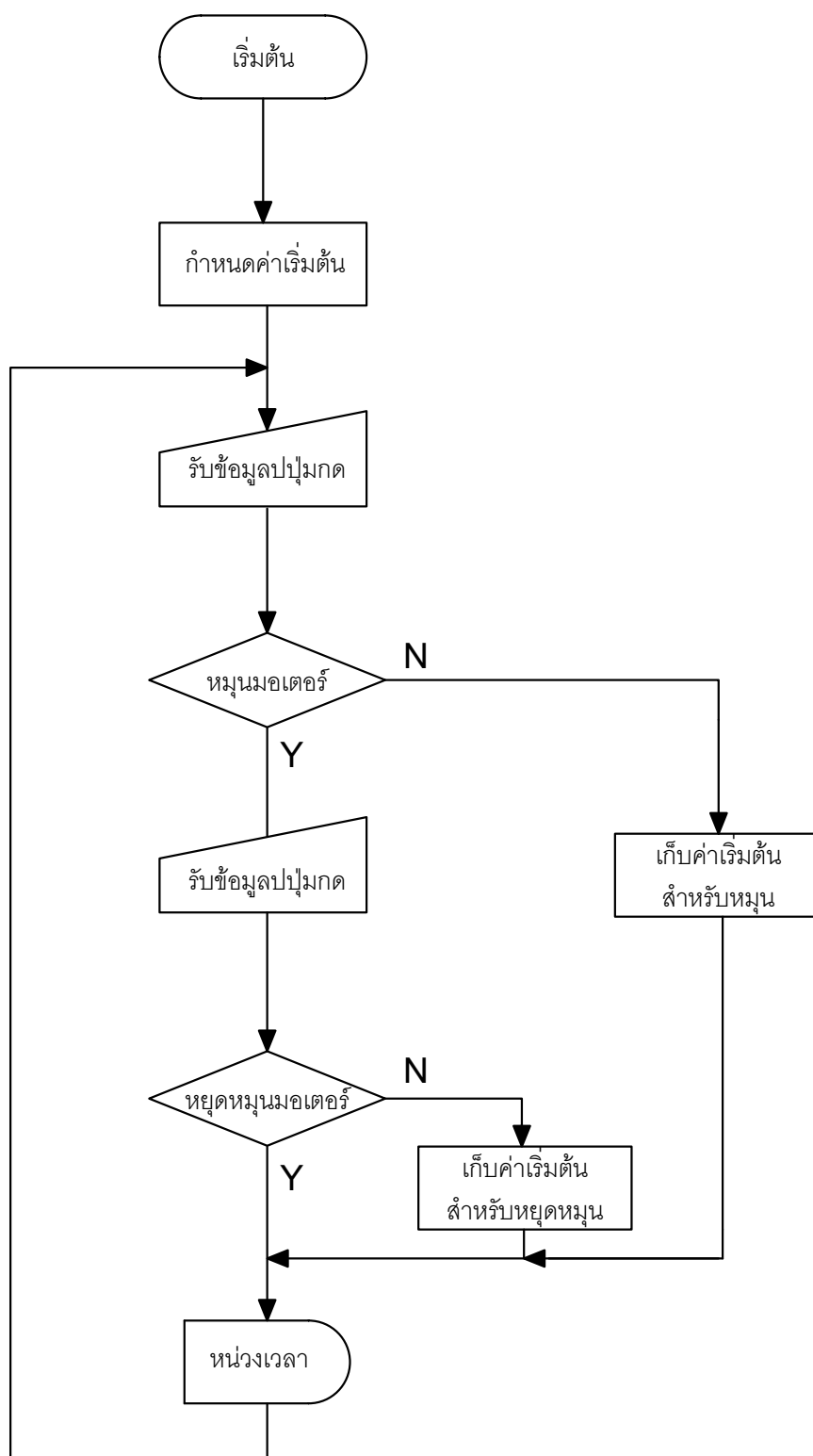
พิกัดกำลัง	1.1	kW
แรงดัน (u_s)	400/690	V
กระแส (i_s)	2.6/1.49	A
ตัวประกอบกำลัง	0.83	
พิกัดความเร็ว (ω_r)	1400	rpm
จำนวนคู่ของขั้วแม่เหล็ก (P)	2	คู่
ความต้านทานสเตเตอร์ (R_s)	26.3975	Ω /phase
ความต้านทานโรเตอร์ (R_r)	11.2708	Ω /phase
ความเหนี่ยวนำตัวเองด้านสเตเตอร์ (L_s)	1.3910	H/phase
ความเหนี่ยวนำตัวเองด้านโรเตอร์ (L_r)	1.3496	H/phase
ความเหนี่ยวนำของสนามแม่เหล็ก (L_m)	1.2866	H
ความเฉื่อยของโรเตอร์ (J_m)	0.0016	$\text{kg}\cdot\text{m}^2$

ตารางที่ ก-2 ค่าฐาน

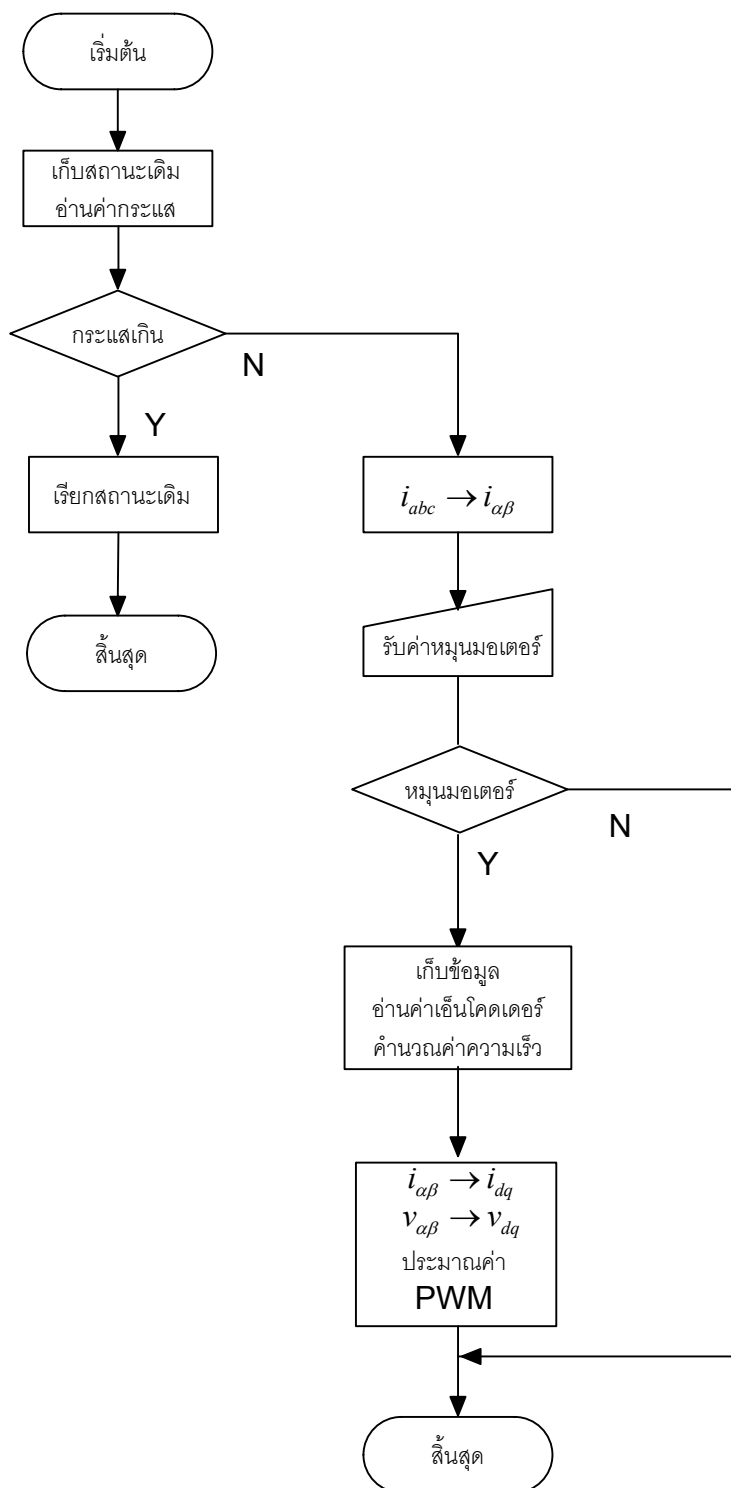
กระแส (I_b)	$\sqrt{2} * i_s$	2.1229 A
แรงดัน (U_b)	$\sqrt{2} * u_s$	326.60 Volt
ความต้านทาน (Z_b)	U_b / I_b	153.846 Ω
ความเร็วเชิงมุม (ω_b)	$2\pi f_b$	314.1592 rad/s
ความเร็วรอบ (N_b)	N_b	1400 rpm
ฟลักซ์แม่เหล็ก (ψ_b)	U_b / ω_b	1.0395 Wb
ความเหนี่ยวนำ (L_b)	ψ_b / I_b	489.66 mH
ความถี่ไฟฟ้า (f_b)	f_b	50 Hz
แรงบิด T_b	$\left(\frac{3}{2} * U_b * I_b\right) * \left(\frac{P}{2 * \omega_b}\right)$	7.0 N.m

ภาคผนวก ข

ลำดับการทำงานของโปรแกรมที่ใช้ในงานวิจัย



ภาพที่ ข-1 ลำดับการทำงานของโปรแกรมหลัก



ภาพที่ ข-2 ลำดับการทำงานของโปรแกรมน้อย

ภาคผนวก ค

โปรแกรมที่ใช้ในงานวิจัย

```

*****closedloop DTC and observer*****
*****j compensate*****
***** on 4/4/50 *****
*****

* Auxiliary Register used *
* ar4 pointer for context save stack *
* ar5 used as general purpose table pointer *
*****

* Variables and constants initializations
*****
***** Base value *****
** Rs=26.3975 ohm,Ls= 1.3910 H ,Rr=11.2708 ohm,
** Lr=1.3496 H, Lm=1,2866 H
** pole pairs =2 , J=0.0016 Kg-m^2,speed=1400 rpm
** Name plate motor :
** 400 V (Delta) , 2.6 A ,f=50 Hz , Nbase motor =1400 rpm
** PF=0.83 ,P=1.1 KW
** Encoder 2048 P/R :supply 5 Vdc
** Vb = sqrt(2) *400 / sqrt(3) = 326.5986 V (Vphase max)
** Ib = sqrt(2) * 1.49 =2.107 A
** Zb = Vb / Ib = 155 Ohm
** fb = 50 Hz
** Lb=flux base(Wb)= Lm*Ib = 1.2866*3.6769=4.7307 (volt.sec/rad)
** wb = 2 * pi * fb = 314.1592 rad/sec
** Fb = Vb / wb = 1.0395 volt.sec/rad :flux base
** It is replaced by Lm*Ib=Fb (flux base)
** Lb = Fb/Ib :Inductance base
** tb = 2*pi / wb = 0.02 Sec. ; time base
** pb=P/2 ; number of pole pairs
** Tb = (3*Vb*Ib/2)*(pb/(wb)) = 11.44 ; Base torque N.m
** Sb =(3/2)*Ub*Ib : Power base
** SPb=120*fb/P = 120*50/4=1500 ; Base synchronous speed (rpm)
*****

.include "24x.h"
.global _c_int0
.sect "vectors"
b _c_int0 ;reset vector
_c_int1 b _c_int1
b _c_int2 ;PWM interrupt handler
stack .usect "blockb2",15 ;space for ISR indirect context save
dac_val .usect "blockb2",5 ;space for dac values in Page 0

```

```

.ref ATANTAB_45
*****
* Look-up tables .includes
* N.B. all tables include 256 elements
*****

.sect "table"
sintab .include sine.tab
;sine wave look-up table for sine and cosine waves generation
;4.12 format
*****

* Variables and constants initializations
*****

.data
GPR0 .word 0 ; Gen purp reg
_T_sampling .set 0405h ; 1.15 0.1msec / tbase (1/50)
*** PWM modulation constants
.bss _v_meas,1
PWMPRD .set 1000 ;PWM Period=2*600 -> Tc=2*1000*50ns=600us
(50ns ; resolution)
Tonmax .set 0 ;minimum PWM duty cycle
MAXDUTY .set PWMPRD-2*Tonmax ;maximum utilization of the inverter
K1_se .set 077E5h ; for K1_se (Q15)
K2_se .set 03200h ; for K2_se (Q6)
K3_se .set 07Faeh ; 07F99h ;7fbc for K3_se (Q15)
K4_se .set 051h ; 066h ; for K4_se (Q15)
Klow .set 07F20h ;7d7d low pass stator flux
DIFF_MAX_LIMIT .set 0FDDh ; The maximum limit to differentiate
theta_r_se (Q15)
DIFF_MIN_LIMIT .set 023h ; The minimum limit to differentiate
theta_r_se (Q15)
_Kcurrent .set 05541h ; current scaling Q10
_Rs .set 015CCh ; .17 pu Q15
_LrLm .set 010C8h ; 4.12 1.09 P.U
_L2qLm .set 0592h ; Q12 0.349 pu
_LrL2q .set 03000h ; Lr*Zb/L2q*Wb Q12 3 . P.U
_LmL2q .set 02DC2h ; Lm*Zb/L2q*Wb Q12 2.8 pu
_KR11 .set 01A9Eh ; 0.2 pu Q15
_KR12 .set 01CC7h ; 0.22.. pu Q15
_K2d .set 0a0h ; -0.023 Q12 kslide
_K2q .set 0A4h ; 0.1 kslide

```

```

_Kslip .set 0941h;0941h ;011EAh ;Q15 Rr/(Zb)
_K1flux .set 07FCEh ;for low-pass flux
_K2flux .set 041h ;for low pass flux
OVCTMP .set 02000h ; 1.8times,lbase 4.12
_Ks11 .set 030h ;D Q12 format xxx for sliding mode stator
fluxSD
_Ks11i .set 06h ;Q Q12 format xxx for sliding mode
stator fluxSD
_Ks12 .set 030h
_Ks12i .set 06h
FMIN .word 05h ;0.01
FMAX .word 0555h ; eefh=1400rpm,999h ;0.5 p.u
ktheta .word 051EBh ;50*360/10k=1.08 ;6.10format ;
kvpf .word 05333h ; 0.65 Q15

*****
VKencoder .set 06000h ;this constant is needed only with
;encoder !
;it is used to convert encoder pulses [0;8192] to an
;electric angle [0;360]=[0000h;1000h]
;2.14 format unsigned = 1.5 (see "Theta calculation"
block
;for details)
Encpulses .set 8192 ;this constant is needed only with encoder !
;number of encoder pulses per round
(mechanical)
_Kspeed .set 06D1h
SPEEDSTEP .set 10
_SPEEDscale .set 05DCh ; invers lowpass Q14
** speed rad/sec multiply by 2BC0h Q15 to n rpm(1400 base)
*****
***** control law generation part *****
*****
_FluxREF .set 0ccch; Q12 0.8 perunit
*_TorqueREF .set 04000h ;Q15 0.5 P.U t
*bandTorque .set 0.2;
*bandFluxs .set 0.04;
_c_slidF .set 02a7h;1.15 0.01
_c_slidTe .set 02a7h; 1.15 0.01
*_Kpslid_F .set 0580h; 8.8 5.5
*_Kpslid_T .set 0300h; 8.8 3

```

```

*_Kslid_F .set 06400h; 8.8
*_Kslid_T .set 06400h;
_Te_max .set 01800h; .12 1.5 pu torque limit
_Te_min .set 0E800h ; Q12 -1.5
VKiTe .set 015h ; 14 0.0125 7ah ;4.12 format = 0.03
VKpiTe .set 0cFEh ;15fe 14 ;6.10 format = 6.5
VKcorTe .set 26;
VKiflux .set 035h ;11 26 0.04 7ah ;4.12 format = 0.03
VKpiflux .set 0FA0h ;ea0 ;.12 format = 6.5
VKcorflux .set 54 ;
VKispeed .set 070h ;60 85 0.04 7ah ;4.12 format = 0.03
VKpispeed .set 02500h ;7800 ;6.10 format = 6.5
VKcorspeed .set 13 ; 8 0.00285 4.12 format = 0.033
_USqs_min .set 0E800h ;0.8
_USds_min .set 0F1C3h ; -0.5 PU Q12
_USqs_max .set 01800h ; 0.3 Q12
_USds_max .set 0E3Dh ;0.8
*** axis transformation constants
_VDCinvTc .set 0233h ; 1000/(580/Vbase)
SQRT3inv .word 049e6h ;1/SQRT(3) 1.15 format
SQRT32 .word 0ddbh ;SQRT(3)/2 4.12 format
.bss t1,1 ;SVPWM T1 (see SV PWM references for details)
.bss t2,1 ;SVPWM T2 (see SV PWM references for details)
.bss taon,1 ;PWM commutation instant phase 1
.bss tbon,1 ;PWM commutation instant phase 2
.bss tcon,1 ;PWM commutation instant phase 3
.bss X,1 ;SVPWM variable
.bss Y,1 ;SVPWM variable
.bss Z,1 ;SVPWM variable
.bss sectordisp,1 ;SVPWM sector for display
.bss sector,1 ;SVPWM sector
.bss VDCinvT,1 ;used in SVPWM
.bss K2_se,1
.bss K3_se,1
.bss K4_se,1
.bss Klow,1
.bss Ks11,1
.bss Kslip,1
.bss overcurrent,1 ;over current
.bss fovcurrent,1 ;flag over current
.bss tmpovcurrent,1 ; temp for check over current
.bss max_theta,1

```

```

.bss min_theta,1
.bss stop,1
.bss initphase,1
*      .bss      n,1 ;speed
*      .bss      n_ref,1 ;speed reference
.bss n_es,1 ; estimate speed rpm
.bss epispeed,1 ;speed error (used in speed regulator)
.bss tmp,1
.bss tmp1,1
.bss tmp2,1
.bss temp,1
.bss tmp_sv,1
.bss fre,1 ;frequency
.bss Voltmodu,1
.bss theta,1
.bss seno1,1 ;generated sine wave value
.bss coseno,1 ;generated cosine wave value
.bss indice,1 ;pointer used to access sine look-up table
.bss Va,1 ;Phase 1 voltage for sector calculation
.bss Vb,1 ;Phase 2 voltage for sector calculation
.bss Vc,1 ;Phase 3 voltage for sector calculation
.bss Valfar,1 ;alfa-axis reference voltage
.bss Vbetar,1 ;beta-axis reference voltage
.bss tangent,1
.bss accb,2 ;2 words buffer
.bss ialfa,1
.bss ibeta,1
.bss ialfae,1 ; estimate current
.bss ibetae,1
.bss start_stop,1 ;bit check for start or stop
.bss tmp_start,1 ;use for double push button
.bss index,1
.bss T_sampling,1
.bss FluxS_mag,1
.bss FluxS_mag_old,1
.bss FluxS_speed,1
.bss FluxS_speed_old,1
.bss FluxSD,1
.bss FluxSQ,1
.bss FluxSdr,1
.bss theta_fluxS,1
.bss theta_fluxS_old,1

```

```

.bss sin_fluxS,1
.bss cos_fluxS,1
.bss temp1,1
.bss temp2,1
.bss temp3,1
.bss speed_es,1
.bss speed_es_old,1
.bss Te,1
.bss W_slip,1
.bss Rs,1
.bss LrLm,1
.bss L2qLm,1
.bss LrL2q,1
.bss LmL2q,1
.bss KR11,1
.bss KR12,1
.bss Kr,1
.bss FluxRD,1
.bss FluxRQ,1
.bss FluxRdr,1
.bss theta_fluxR,1
.bss theta_fluxR_old,1
.bss sin_fluxR,1
.bss cos_fluxR,1
.bss FluxR_speed,1
*      .bss      speed_es,1 ;estimate speed
*      .bss      test,1
.bss TorqeREF_min,1
.bss TorqeREF_max,1
.bss USqs_min,1
.bss USqs_max,1
.bss USds_min,1
.bss USds_max,1
.bss TorqeREF,1
.bss FluxREF,1
.bss Sflux,1
.bss STe,1
.bss Cflux,1
.bss CTe,1
.bss er_flux,1
.bss er_Te,1
.bss KiTe,1 ;Cf explanation given above

```

```

.bss KpiTe,1 ;Cf explanation given above
.bss KcorTe,1 ;Cf explanation given above
.bss Kiflux,1 ;Cf explanation given above
.bss Kpiflux,1 ;Cf explanation given above
.bss Kcorflux,1
.bss Kspeed,1 ;Cf explanation given above
.bss Kpspeed,1 ;Cf explanation given above
.bss Kcorspeed,1 ;Cf explanation given above
.bss USds,1
.bss USqs,1
.bss upi,1 ;PI regulators (current and speed) output
.bss elpi,1 ;PI regulators (current and speed) limitation
.bss xispeed,1 ;speed regulator integral component
.bss epITe,1
.bss epiflux,1
.bss xiTe,1
.bss xiflux,1
.bss Vsqs,1
.bss count,1
.bss i1,1
.bss i2,1
.bss i3,1
.bss i2_old,1
.bss i3_old,1
.bss erisd,1
.bss erisq,1
.bss dsign,1
.bss qsign,1
.bss eiSdr,1
.bss eiSqr,1
.bss K2d,1
.bss K2q,1
.bss Kcurrent,1
.bss encodero1d,1 ;encoder pulses value stored in the previous
sampling;period
.bss encincr,1 ;encoder pulses increment between two consecutive
;sampling periods
.bss speedtmp,1 ;used to accumulate encoder pulses increments (to
;calculate the speed each speed sampling period)
.bss speedstep,1 ;sampling periods down counter used to define speed
.bss encoder,1
.bss theta_m,1

```

```

.bss encpulses,1
.bss Kencoder,1
.bss Kspeed,1
.bss theta_e,1
.bss n,1
.bss speed_scale,1
.bss FluxRD_old,1
.bss FluxRQ_old,1
.bss K1flux,1 ; 0745Dh
.bss K2flux,1 ; 02836h
.bss Ks11i,1
.bss X11,1
.bss X12,1
.bss Ks12i,1
.bss Ks12,1
.text
*****
* Initialisation Module *
*****
_c_int0:
*****
* Board general settings
*****
SETC INTM ;Disable interrupts
SPLK #0h, IMR ;Mask all Ints
SPLK #0FFh, IFR ;Clear all Int Flags
setc SXM ;set Sign Extension Mode
setc OVM ;set Overflow Mode
CLRC CNF ;Config Block B0 to Data mem.
spm 0
*****
* Function to disable the watchdog timer *
*****
LDP #00E0h ;(E0=224)(E0*80=7000) dp-->7000h-
707fh
SPLK #006Fh, WDCR ;Disable WD if VCCP=5V (706F)
SPLK #0555h, WDKEY
SPLK #0AAAAh, WDKEY
SPLK #006Fh, WDCR
lacc #00h
ldp #tmp
sac1 tmp

```

```

OUT      tmp,WSGR ;Program Space, 0-7 wait states
; Clear All EV Registers
zac
ldp      #DP_EV
sac1     GPTCON
sac1     T1CNT
sac1     T1CMPR
sac1     T1PR
sac1     T1CON
sac1     T2CNT
sac1     T2CMPR
sac1     T2PR
sac1     T2CON
sac1     COMCON
sac1     ACTR
sac1     DBTCON
sac1     CMPR1
sac1     CMPR2
sac1     CMPR3
sac1     CAPCON
sac1     CAPFIFO
sac1     CAP1FIFO
sac1     CAP2FIFO
sac1     CAP3FIFO
; Initialise PWM ;1us software dead-band
;Nicol activation
splk     #0999h,ACTR ;Bits 15-12 not used, no space vector
          ;PWM compare actions
          ;PWM5/PWM6 - Active Low/Active High
          ;PWM3/PWM4 - Active Low/Active High
          ;PWM1/PWM2 - Active Low/Active High

splk     #2000,CMPR1
splk     #2500,CMPR2
splk     #3000,CMPR3
splk     #0cech,DBTCON ;4.8us dead band
splk     #0207h,COMCON ;FIRST enable PWM operation
          ;Reload Full Compare when T1CNT=0
          ;Disable Space Vector
          ;Reload Full Compare Action when T1CNT=0
          ;Enable Full Compare Outputs
          ;Disable Simple Compare Outputs
          ;Full Compare Units in PWM Mode

```

```

splk     #8207h,COMCON ;THEN enable Compare operation
splk     #PWMPRD,T1PR ;Set T1 period
splk     #0,T1CNT
splk     #0a800h,T1CON ;Ignore Emulation suspend
          ;Cont Up/Down Mode
          ;x/1 prescaler
          ;Use own TENABLE
          ;Disable Timer,enable later
          ;Internal Clock Source
          ;Reload Compare Register when T1CNT=0
          ;Disable Timer Compare operation
          ; Enable Timer 1

lacc     T1CON
or        #40h
sac1     T1CON
***** configure I/O *****
ldp      #0e1h ;e1=225(e1*80=7080)
splk     #0000111111011011b,OCRA ;IOPA,B0-7 as I/O
splk     #0000001100000011b,OCRB ;IOPC0-7 as I/O
splk     #0ff00h,PADATDIR ;1 is output/0 is input send IOPA5 hi turn off
transistor
splk     #01010h,PBDATDIR ;and forc high
splk     #0ff00h,PCDATDIR
splk     #09999h,PDDATDIR ;send IOPD4 low for enable 74244
*****
*** END: PWM enable
*****
* Incremental encoder initialization
* Capture for Incremental encoder correction with Xint2
*****
ldp      #DP_EV
splk     #0000h,T2CNT ;configure counter register
splk     #0FFFFh,T2PR ;configure period register
splk     #0F870h,T2CON ;configure for QEP and enable Timer T2
splk     #0E0F0h,CAPCON ;T2 is selected as Time base for QEP
*** END encoder/capture initialization
*****
* A/D initialization
*****
ldp      #DP_PF1
*        splk     #000bh,ADCTRL2;prescaler set for a 10MHz SYSCLK
lacc     ADCFIFO1 ;empty FIFO

```

```

lacc ADCFIFO1
lacc ADCFIFO2
lacc ADCFIFO2
SPLK #000000000000000b,ADCTRL2
      ;|||||
      ; FEDCBA9876543210
      ; bit 0-2 000 Prescaler value
      ; bit 3-4 FIFO2 status
      ; bit 5 Reserved
      ; bit 6-7 FIFO1 status
      ; bit 8 Reserved
      ; bit 9 0 Mask external SOC input
      ; bit A 0 Mask EV SOC input
      ; bit B 0
      ; bit C 1
      ; bit D 1
      ; bit E 0
      ; F Reserved

SPLK #1001100000010000b,ADCTRL1 ;|||||
      ; FEDCBA9876543210
      ; bit 0 1 Start of conversion
      ; bit 1-3 000 Channel 0 address adc1
      ; bit 4-6 001 Channel 1 address adc2
      ; bit 7 0 End of convert
      ; bit 8 1 Interrupt flag write 1 to clear
      ; bit 9 1 Interrupt mask enable with 1, mask 0
      ; bit A 0 Continuous run mode disabled
      ; bit B 1 Enable ADC2
      ; bit C 1 Enable ADC1
      ; bit D 1 Immediate start 0 = no action
      ; bit E 1 Free run ignore suspend
      ; bit F 1 Soft Not applicable with bit E = 1
*** END A/D initialization
*****
* Initialize ar4 as the stack for context save
* space reserved: DARAM B2 60h-80h (page 0)
*****
lar ar4,#79h
lar ar5,#60h
lar ar7,#0e000h

```

```

***** initialization *****
ldp      #FMIN
lacc      FMIN
sac1      fre
*          splk #0800h,FluxSD
*          splk #0800h,FluxSD_old

zac
sac1      FluxSD
sac1      FluxSQ
sac1      FluxS_speed
sac1      FluxS_mag
sac1      FluxS_speed_old
sac1      FluxS_mag_old
sac1      FluxSdr
sac1      theta_fluxS
sac1      theta_fluxS_old
sac1      sin_fluxS
sac1      cos_fluxS
sac1      FluxRD
sac1      FluxRQ
sac1      FluxRdr
sac1      theta_fluxR
sac1      theta_fluxR_old
sac1      sin_fluxR
sac1      cos_fluxR
sac1      FluxR_speed
sac1      ialfa
sac1      ibeta
sac1      ialfae
sac1      ibetae
sac1      upi ;PI regulators (current and speed) output
sac1      elpi ;PI regulators (current and speed) limitation
sac1      ;error .bss epispeed,1 ;speed error (used in speed regulator)
sac1      xispeed ;speed regulator integral component
sac1      epiTe
sac1      epiflux
sac1      xiTe
sac1      xiflux
sac1      Te
sac1      TorqueREF
sac1      Valfar

```



```

sac1 Vbetar
sac1 theta
sac1 index
sac1 speed_es
sac1 speed_es_old
sac1 W_slip
sac1 n_es
sac1 temp1
sac1 temp2
sac1 temp3
;          splk #01000h,cos_fluxS
ldp #LrLm
splk #_LrLm,LrLm
splk #_L2qLm,L2qLm
splk #_LrL2q,LrL2q
splk #_LmL2q,LmL2q
splk #_KR11,KR11
splk #_KR12,KR12
*          LDP          #K1_se
*          SPLK #K1_se,K1_se ; K1 = 1/(Wb*Tr)          (Q15)
SPLK #K2_se,K2_se ; K2 = 1/(fb*T)          (Q6)
SPLK #K3_se,K3_se ; K3 = Tau/(Tau+T)          (Q15)
SPLK #K4_se,K4_se ; K4 = T/(Tau+T)
splk #Klow,Klow ;          (Q15)
splk #_Ks11,Ks11 ;
splk #_Kslip,Kslip
splk #VKiflux,Kiflux
splk #VKpiflux,Kpiflux
splk #VKcorflux,Kcorflux
splk #VKispeed,Kispeed
splk #VKpispeed,Kpispeed
splk #VKcorspeed,Kcorspeed
splk #VKiTe,KiTe
splk #VKpiTe,KpiTe
splk #VKcorTe,KcorTe
splk #_c_slidF,Cflux
splk #_c_slidTe,CTe
splk #_FluxREF,FluxREF
splk #_Te_min,TorqueREF_min
splk #_Te_max,TorqueREF_max
splk #_USqs_min,USqs_min
splk #_USqs_max,USqs_max

```

```

splk #_USds_min,USds_min
splk #_USds_max,USds_max
splk #OVCTMP,ovcurrent
SPLK #DIFF_MAX_LIMIT,max_theta ; Initialize the max limit of rotor flux
angle (Q15)
SPLK #DIFF_MIN_LIMIT,min_theta ; Initialize the min limit of rotor flux
angle (Q15)
splk #_Rs,Rs
splk #_VDCinvTc,VDCinvT
splk #_T_sampling,T_sampling
*          splk #100h,vSa_ref ; alfa-axis reference voltage
*          splk #100h,vSbe_ref ; beta-axis reference voltage
*          ldp          #start_stop
*          splk #0,start_stop
*          splk #0,tmp_start
*          ldp          #kvpf
lac1 #0Eh
sac1 Voltmodu
zac
ldp #i1
sac1 erisd
sac1 erisq
sac1 i1
sac1 i2
sac1 i3
sac1 i2_old
sac1 i3_old
sac1 n
sac1 theta_m
sac1 theta_e
sac1 encincr
sac1 FluxRD_old
sac1 FluxRQ_old
sac1 speedtmp
sac1 X11
sac1 X12
splk #01h,count
splk #Encpulses,encpulses
splk #VKencoder,Kencoder
splk #_Kspeed,Kspeed
splk #SPEEDSTEP,speedstep
splk #_K2d,K2d

```

```

splk  #_K2q,K2q
splk  #_Kcurrent,Kcurrent
splk  #_SPEEDscale,speed_scale
splk  #_K1flux,K1flux
splk  #_K2flux,K2flux
splk  #_Ks11i,Ks11i ;
splk  #_Ks12,Ks12
splk  #_Ks12i,Ks12i
*****
* Enable PWM control Interrupt
*****
; Clear EV IFR and IMR regs
ldp   #EVIFRA>>7
splk  #07FFh,EVIFRA
splk  #0FFh,EVIFRB
splk  #000Fh,EVIFRC
; Enable T1 Underflow Int
splk  #0201h,EVIMRA
splk  #0000h,EVIMRB
splk  #0000h,EVIMRC
;Set IMR for INT2
ldp   #0h
lacc  IFR
sac1  IFR ;clear interrupt flags
lacc  #0000010b
sac1  IMR
clrc  INTM ;enable all interrupts
splk  #10,tmp_sv
*****
* Table initialization
*****
*      mar   *,AR5
*      lar   AR5,#sintab
*      rpt   #255
*      blpd  #sintab,*+
*****
* Virtual Menu
*****
Menu
*****
* run ?
*****

```

```

LDP      #0E1h ;read data from IOPB7
bit      PBDATDIR,BIT7
bbnz    IOPB7eq1 ;branch if IOPB7 as hi
ldp      #initphase
splk     #13,initphase ; 13 for run
*        splk  #03A2h,n_reff ; 3A2h for 1000 rpm 745h for 2000 rpm
splk     #0,stop ; 1D1h for 500 rpm
b        notall ;return to the main polling cycle
*****
* stop
*****
LDP      #0E1h ;read data from IOPB5
bit      PBDATDIR,BIT5
bbnz    notstop ;branch if IOPB5 as hi
ldp      #stop
splk     #1,stop
b        notall
*****
notstop
*****
LDP      #0E1h ;read data from IOPB6
bit      PBDATDIR,BIT6
bbnz    notall ;branch if IOPB6 as hi
ldp      #initphase
splk     #9,initphase ;
laci     #0
sac1     stop
splk     #04,fovcurrent
;        sac1  n
*        sac1  iq
*        sac1  id
*        ldp    #0e1h
*        laci   PBDATDIR
*        and    #0ff0fh
*        sac1   PBDATDIR ;send option to IOPB4-7
*        b      notall ;return to the main polling cycle
*** END Option 4): stop n_ref = 0
notall
lacc     #018fh,10 ;delay
loop
sub      #1
bcnd     loop,NEQ

```

```

b          menu
*****
* _c_int2 Interrupt Service Routine
* synchronization of the control algorithm with the PWM
* underflow interrupt
*****
_c_int2:
*****
* Context Saving
*****
mar    *,ar4 ;AR4 active auxiliary reg (stack pointer)
mar    *-
sst    #1,*- ;save status register 1
sst    #0,*- ;save status register 0
sach    *- ;save MS word of accu
sac1    *- ;save LS word of accu
* END Context Saving *
mar    *,ar5 ;AR5 active auxiliary reg
ldp    #0e0h ;DP points to Event Manager control reg page
lacc    PIVR ;read the interrupt vector
ldp    #tmp
sac1    tmp
sub     #20H
bcnd    PDPRoutine,EQ
sub     #9
bcnd    ControlRoutine,EQ
b          ContextRestoreReturn
* END Int2 Interrupt Service Routine *
ContextRestoreReturn
*****
* Context restore and Return
*****
ldp          #0e8h
splk    #0200h,EVIFRA
larp    ar4
mar    *+
lac1    *+ ;Accu. restored for context restore
add     *+,16
lst     #0,*+
lst     #1,*+
clrc    INTM
ret

```

```

* END Context Restore and Return *
PDPRoutine
b          ContextRestoreReturn
ldp    #EVIFRA>>7
splk    #001h,EVIFRA ;Clear all flags, may be change
                                ;with only T1 underflow int.

ldp    #DP_EV
splk    #0fffh,ACTR
splk    #0207h,COMCON ;FIRST enable PWM operation
splk    #8207h,COMCON ;THEN enable Compare operation
ldp          #0e1h
lac1    PBDATDIR
or          #0080h
sac1    PBDATDIR ;send hi IOPB7
b          ContextRestoreReturn
* END PDPRoutine
ControlRoutine
*****
* check stop command from switch
ldp          #index
lacc    index
add     #1
sac1    index
ldp          #stop
lacc    stop
bcnd    OFF,NEQ
* check ON signal from apy
LDP          #0E1h ;read data from IOPD6
bit          PDDATDIR,BIT6
bcnd    IOPD6eq1,ntc ;branch if IOPD6 as hi
*          b IOPD6eq1
OFF
LDP          #0E1h
lac1    PDDATDIR
or          #080h
sac1    PDDATDIR ;send IOPD7 as hi to off Transistor
lac1    PBDATDIR
or          #010h
sac1    PBDATDIR ;IOPB4 as hi disable buffer
b          ContextRestoreReturn
IOPD6eq1
LDP          #0E1h

```

```

lacl PDDATDIR
and #0ff7fh
sac1 PDDATDIR ;send IOPD7 as Low to on Transistor
lacl PBDATDIR
and #0FFEFh
sac1 PBDATDIR ;IOPB4 as low enable buffer
* b Initial?
ADconversions
*****
* Current sampling - AD conversions
* N.B. we will have to take only 10 bit (LSB)
*****
ldp #ADCTRL1>>7
splk #9811h,ADCTRL1
; lacl ADCTRL1
; or #01h
; sac1 ADCTRL1;ia and ib conversion start
;ADCIN0 selected for ia A/D1
;ADCIN8 selected for ib A/D2

conversion
bit ADCTRL1,8
bcnd conversion,tc ;wait approximatly 6.6us
lacc ADCFIFO1,10
ldp #i2
sach i2
ldp #DP_PF1
lacc ADCFIFO2,10
ldp #i3
sach i3
Current_scaling
*****
ldp #i2
lacc i2
; add #5 ;then we compensate the DC offset (that should be zero,
but
;it isn't)
and #3ffh
sub #482 ;then we have to subtract the offset (2.5V) to have
;positive and negative values of the sampled

current
ldp #tmp
sac1 tmp

```

```

lt tmp
ldp #Kcurrent
mpy Kcurrent
pac ;
; sfr
; sfr
* neg ;needed for ACPM
ldp #i2
sach i2,6 ;sampled current i2, f 4.12
lacc i2
; sub #11
sac1 i2
***** nois digital filter *****
; lacc i2
; sub i2_old
; ldp #temp
; sac1 temp
; lacc temp
; abs
; sub #800
; bcnd i2_ok,LT
; ldp #i2
; lacc i2_old
; sac1 i2
i2_ok
; ldp #i2
; lacc i2
; sac1 i2_old
*****
lacc i3
; sub #09h ;then we compensate the DC offset (that should be
and #3ffh
sub #516
ldp #tmp
sac1 tmp
lt tmp
ldp #Kcurrent
mpy Kcurrent
pac
; sfr
; sfr

```

```

*          neg          ;needed for ACPM
ldp        #i3
sach i3,6
;
;      lacc i3
;      sub  #20
;      neg
;      saci i3
***** nois digital filter *****
;      lacc i3
;      sub i3_old
;      ldp  #temp
;      saci temp
;      lacc temp
;      abs
;      sub  #800
;      bcnd i3_ok,LT
;      ldp  #i3
;      lacc i3_old
;      saci i3
i3_ok
;      ldp  #i3
;      lacc i3
;      saci i3_old
*****
lacc i3
add i2
neg
saci i1 ;i1 = -(i3+i2)
spm 0
*** END current sampling - AD conversions
*Sampled current scaling and
*****
* over current *
ldp        #i2
lacc i2
abs
ldp        #ovcurrent
sub ovcurrent
bcnd notov,lt
laci fovcurrent
sub #1
saci fovcurrent

```

```

bcnd notov2,gt
splk #1,stop
*****
ldp        #0e1h
laci PCDATDIR
or         #00aah
saci PCDATDIR ;send to IOPC
laci PDDATDIR
and        #0fffeh
saci PDDATDIR
b          OFF
notov
splk #04,fovcurrent ; 4 times over current
notov2
*****
* (a,b,c) -> (alfa,beta) axis transformation
* ialfa = i1
* ibeta = (2 * i2 + i1) / sqrt(3)
*****
ldp        #i1
lacc i1
ldp        #ialfa
;      saci ialfa
saci tmp
lacc #0
lt tmp
mpy #0EAAh
lta ialfa
mpy #0155h
apac
sach ialfa,4
ldp        #i2
lacc i2,1 ;ibeta = (2 * i2 + i1) / sqrt(3)
add i1 ;
ldp        #tmp
saci tmp ;
lt tmp ;
mpy SQRT3inv ;SQRT3inv = (1 / sqrt(3)) = 093dh;4.12 format =
0.577350269
pac ;
;      sach ibeta,1
sach tmp,1

```

```

lacc #0
lt tmp
mpy #0EAAh
lta ibeta
mpy #0155h
apac
sach ibeta,4
*** END Sampled current scaling and (a,b,c) -> (alfa,beta) axis
transformation
*****
*** Encoder pulses reading
clrc xf
ldp #0e8h
lacc T2CNT ;we read the encoder pulses and ...
* neg ;encoder plug in the opposite
direction ?
ldp #tmp
sac1 tmp
ldp #encoderold
sub encoderold ;subtract the previous sampling period value
;to have the increment that we'll
;accumulate in encoder

sac1 encincr ;
add theta_m ;
bcnd encmagzero,GT,EQ;here we start to normalize teta_m
; value to the range [0;Encpulses-1]
add encpulses ;the value of teta_m could be negative
;it depends on the rotating direction
;(depends on motor windings
;to PWM Channels connections)

encmagzero
sac1 theta_m ;now teta_m value is positive but could be
;greater than Encpulses-1
sub #Encpulses ;we subtract Encpulses and we check whether
;the difference is negative. If it is we
;already have the right value in teta_m

bcnd encminmax,LT ;
sac1 theta_m ;otherwise the value of teta_m is greater
;than Encpulses and so we have to store the
* lar ar0,theta_m
encminmax ;right value ok, now teta_m
contains the

```

```

ldp #tmp ; right value in the range
lacc tmp ;[0,Encpulses-1]
;the actual value will be the old one during
;the next sampling period

ldp #encoderold
sac1 encoderold
*** END Encoder pulses reading
*****
Theta_calculation
*****
ldp #theta_m
lt theta_m ;multiply teta_m pulses by Kencoder (4.12
;format constant) to have the rotor
;electrical position
mpyu Kencoder ;encoder pulses = 0 -> teta = 0fffh = 0 degrees
pac ;encoder pulses = 1600 -> teta = 1fffh = 1*360
;encoder pulses = 3200 -> teta = 2fffh = 2*360

sach theta_e,2
lac1 theta_e
and #0fffh
sac1 theta_e
*** END theta calculation
*****
* Calculate speed and update reference speed variables
*****
lacc speedstep ;are we in speed control loop ? (SPEEDSTEP
;times current control loop)

sub #1 ;
sac1 speedstep ;
bcnd nocalc,GT ;if we aren't, skip speed calculation
*** Speed calculation from encoder pulses
lt speedtmp ;multiply encoder pulses by Kspeed (8.8
;format constant)
;to have the value of speed
mpy Kspeed ;
pac ;
* rpt #7 ;
sfl ;
sach n,7 ; n=speed
* lar ar1,n
lacc #0 ;zero speedtmp for next calculation
sac1 speedtmp ;
lacc #SPEEDSTEP ;restore speedstep to the value SPEEDSTEP

```

```
sac1 speedstep ;for next speed control loop
```

```
*****
```

```
*****
```

```
*****
```

```
ldp      #fre
lt        fre
mpy       kvpf ;Q15
pac
sach Voltmodu,1 ;Voltmodu = frequency*kvpf
lacc fre
add       #10 ;
sac1 tmp
sub       FMAX
bcnd fre_ok,LT
lacc FMAX
sac1 fre
b         sin_cos
fre_ok
lacc tmp
sac1 fre
sin_cos
```

```
*****
```

```
*      lacc n_reff
*      sub  n
*      lacc n_reff ; Wreff - Wr_estimate
ldp      #FluxS_mag
lacc FluxS_mag
sub       #0600h
bcnd no_gen,LT
ldp      #fre
lacc fre
ldp      #speed_es
sub       speed_es
;      sub speed_es ;
*switch
ldp      #epispeed
sac1 epispeed ; speed error
lacc xispeed,10 ; Kpispeed(6.10)
lt        epispeed
mpy Kpispeed ;
apac
sach upi,6
```

```
;here start to saturate
```

```
bit      upi,0
bcnd upimagzeros,NTC ;If value +ve branch
lacc TorqueREF_min
sub      upi
bcnd neg_sat,GT ;if upi<Tor_refmin then branch to saturate
lacc upi ;value of upi is valid
b        limiters
neg_sat
lacc TorqueREF_min ;set acc to -ve saturated value
b        limiters
upimagzeros ;Value is positive
lacc TorqueREF_max
sub      upi ;
bcnd pos_sat,LT ;if upi>iqrmax then branch to saturate
lacc upi ;value of upi valid
b        limiters
pos_sat
lacc TorqueREF_max ;set acc to +ve saturated value
limiters
sac1 TorqueREF ;Store the acc as reference value
sub      upi
sac1 elpi
lt        elpi
mpy Kcorspeed
pac
lt        epispeed
mpy Kspeed
apac
add      xispeed,12
sach xispeed,4
b        nocalc
no_gen   ldp      #TorqueREF
lacc #0
sac1 TorqueREF
*** END Speed regulator with integral component correction
* *****
nocalc                                     ;branch here if we don't have to
calculate
ldp      #speedtmp                                     ; the speed
lacc speedtmp ;use the actual encoder increment to update
;the increments accumulator used to
```

```

; calculate the speed
add encincr ;
sac speedtmp ;

*****
**** SLIDING MODE GENERATION USd (flux component ) ****
*****
*****
** Control Law using LFSG (Linear feedback with switch gains Control)
*****
*****

ldp #FluxS_mag
lacc FluxS_mag
sub #0600h
bcnd fluxmaglow,LT
ldp #FluxREF
lacc FluxREF ;4.12 limit 0.5 Per unit
sub FluxS_mag ;4.12 limit
sac temp ;temp store error Torqe new value
lacc temp
sub er_flux ;errorTe new- error Te old
sac er_flux ;now ACC = errTe ,LT =CTe
lacc #0
lt er_flux
mpy Cflux ;CTe*(erTe)/dt ,CTe = Cte/Ts
lacc temp ; load new value of er_Te
sac er_flux
pac ;now, ACC = erT_e + CTe*(erTe)/dt
sach temp,1 ; temp=CTe*(erTe)/dt
lacc temp
add er_flux
sac Sflux ; sliding surface
***** calculate er_flux*Sflux *****
; lt er_flux
; mpy Sflux
; pac
; sach temp,4 ;temp = eTe*STe
; lacc temp
; bcnd neg_signflux,LT ; if sign = -
; lacc er_flux
; b keepd

;neg_signflux
; lacc er_flux
; neg
lacc er_flux
abs
sac temp
lacc Sflux
bcnd neg_signflux,LT ; if sign = -
lacc temp
b keepd
neg_signflux
lacc temp
neg
keepd sac epiflux ; input PI= eTe*sign(eTe*STe)
lacc xiflux,12 ; Kpispeed(6.10)
lt epiflux
mpy Kpiflux
apac
sach upi,4
;here start to saturate
bit upi,0
bcnd upimagzeroflux,NTC ;if value +ve branch
lacc USds_min
sub upi
bcnd neg_satflux,GT ;if upi<iqrmin then branch to saturate
lacc upi ;value of upi is valid
b limitersflux
lacc USds_max ;set acc to +ve saturated value
neg_satflux
lacc USds_min ;set acc to -ve saturated value
b limitersflux
upimagzeroflux ;Value is positive
lacc USds_max
sub upi ;
bcnd pos_satflux,LT ;if upi>iqrmax then branch to saturate
lacc upi ;value of upi valid
b limitersflux
pos_satflux
lacc USds_max ;set acc to +ve saturated value
limitersflux
sac USds ;Store the acc as reference value
sub upi

```



```

sac1 elpi
lt elpi
mpy Kcorflux
pac
lt epiflux
mpy Kiflux
apac
add xiflux,12
sach xiflux,4
b fluxmag_ok
fluxmaglow
lacc #0650h
sac1 USds
fluxmag_ok
*****
**** SLIDING MODE GENERATION USq (Torque component)
*****
** Control Law using LFSG (Linear feedback with adaptive gains Control)
*****
ldp #FluxS_mag
lacc FluxS_mag
sub #0600h ; check for low fluxd
bcnd flux_verylow,LT
ldp #TorqueREF
lacc TorqueREF ;4.12 limit 1.5 Per unit
sub Te ;4.12 limit
sac1 temp ;temp store error Torqe new value
sub er_Te ;errorTe new- error Te old
sac1 er_Te ;now ACC = errTe ,LT =CTe
* lacc #0
lt er_Te
mpy CTe ;CTe*(erTe)/dt ,CTe = Cte/Ts
lacc temp ; load new value of er_Te
sac1 er_Te ;
pac ;now, ACC = erT_e + CTe*(erTe)/dt
sach temp,1 ; temp=CTe*(erTe)/dt
laci temp
add er_Te
sac1 STe
***** calculate er_Te*STe *****

```

```

; lt er_Te
; mpy STe
; pac
; sach temp,4 ;temp = eTe*STe
; lacc temp
; bcnd neg_signTe,LT ; if sign = -
; lacc er_Te
; b keepq
; neg_signTe
; lacc er_Te
; neg
lacc er_Te
abs
sac1 temp
lacc STe
bcnd neg_signTe,LT ; if sign = -
lacc temp
b keepq
neg_signTe
lacc temp
neg
keepq sac1 epiTe ; input PI= eTe*sign(eTe*STe)
lacc xiTe,12 ;
lt epiTe
mpy KpiTe ; KpiTe(4.12)
apac
sach upi,4
;here start to saturate
bit upi,0
bcnd upimagzeroTe,NTC ;If value +ve branch
lacc USqs_min
sub upi
bcnd neg_satTe,GT ;if upi<iqrmin then branch to saturate
lacc upi ;value of upi is valid
b limitersTe
neg_satTe
lacc USqs_min ;set acc to -ve saturated value
b limitersTe
upimagzeroTe ;Value is positive
lacc USqs_max
sub upi ;
bcnd pos_satTe,LT ;if upi>iqrmax then branch to saturate

```

```

lacc upi ;value of upi valid
b      limitersTe
pos_satTe
lacc USqs_max ;set acc to +ve saturated value
limitersTe
sac1 USqs ;Store the acc as reference value
sub upi
sac1 elpi
lt      elpi
mpy KcorTe
pac
lt      epiTe
mpy KiTe
apac
add xiTe,12
sach xiTe,4
ldp      #FluxS_speed
*      lacc USqs
lt      FluxS_speed
mpy      FluxS_mag
apac
ldp      #Vsqs
sach Vsqs,4 ; control law stator flux q
lacc Vsqs
; lacc #0
add      USqs
sac1 Vsqs
lacc Vsqs
sub      #01B33h ;limiter
bcnd pos_,GT
lacc Vsqs
sub      #0E4CDh
bcnd neg_,LT
b      Vsqs_ok
pos_ lacc #01B33h
sac1 Vsqs
b      Vsqs_ok
neg_ lacc #0E4CDh
sac1 Vsqs
b      Vsqs_ok
flux_verylow
lacc #0 ;100h

```

```

sac1 Vsqs
Vsqs_ok
*****
*****
* alfa-axis and beta-axis voltages calculation
* (d,q) -> (alfa,beta) axis transformation
* Vbetar = Vqr * cos(theta) + Vdr * sin(theta)
* Valfar = -Vqr * sin(theta) + Vdr * cos(theta)
*****
lacc #0
lt      USds ;TREG0=Vdr
mpy sin_fluxS ;PREG=Vdr*sin(theta)
lta Vsqs ;ACC+=PREG ; TREG0=Vqr
mpy cos_fluxS ;PREG=Vqr*cos(theta)
mpya sin_fluxS ;ACC+=PREG ; PREG=Vqr*sin(theta)
sach Vbetar,4
lacc #0 ;ACC=0
lt      USds ;TREG0=Vdr
mpys cos_fluxS ;ACC-=(PREG=Vqr*sin(theta))
apac ;ACC+=PREG
sach Valfar,4
*** END alfa-axis and beta-axis voltages calculation
*      splk #0,Vdr
*      splk #0200h,Vqr
ldp      #fre
lt      fre
mpy      ktheta ; 6.10
pac
rpt      #5
sfr
sach tmp
*      lacc theta,12
*      apac ;acc+=PREG
lacc tmp
add      theta
*      sach theta,4 ;theta = theta_old+fre*ktheta
*      laci theta
and      #0fffh
sac1 theta
*****
* Sine and cosine wave calculation from
* theta values using sine look-up table

```

```

*****
lacc theta ;theta range is [0;1000h] 4.12 format = [0;360] degrees
;so we have a pointer (in the range [0;0ffh]) to the
; sine look-up table in the second and third nibble

rpt #3
sfr
and #0ffh ;now ACC contains the pointer to access the table
sac1 indice1 ;
add #sintab ;
sac1 tmp ;
lar ar5,tmp ;
nop
nop
mar *,ar5
lac1 * ;
nop
sac1 seno1 ;now we have sine value
lac1 indice1 ;the same thing for cosine ... cos(theta) = sin(theta+90°)
add #040h ;90 degrees = 40h elements of the table
and #0ffh ;
sac1 indice1 ;we use the same pointer (we don't care)
add #sintab ;
sac1 tmp ;
lar ar5,tmp ;
lacc * ;
sac1 coseno ;now we have cosine value
*****
*****SLIDINGMODE STATOR flux observer *****
*****
* ldp #FluxSD
* lacc FluxSD
* sac1 FluxSD_old
ldp #ialfa
* lacc #0
lt ialfa
mpy Rs ;Q15
pac
sach tmp,1
lacc Valfar ;Q12
sub temp
* sac1 test
sac1 temp ;temp = VsD-Rs*isD

```

```

ldp #ialfa ;
lacc ialfa
sub ialfae ; isD-isDes
ldp #erisd
sac1 erisd
bcnd POS_erisd,GT ; sign definition
ldp #Ks11
lacc Ks11
neg
ldp #X11
sac1 X11
ldp #Ks11i
lacc Ks11i
neg
sac1 Ks11i
lt Ks11i
mpy #040Ch ;Q15
pac
ldp #tmp
sach tmp,1
lacc tmp
ldp #X11
add X11
sac1 X11
b add_signD
POS_erisd
ldp #Ks11
lacc Ks11
ldp #X11
sac1 X11
ldp #Ks11i
lt Ks11i
mpy #040Ch ;Q15
pac
ldp #tmp
sach tmp,1
lacc tmp
ldp #X11
add X11
sac1 X11
add_signD
ldp #Ks11

```

```

lacc Ks11
ldp #X11
add X11
ldp #temp
add temp
sac1 temp ; temp = VsD-Rs*isD+Ks1(sign erisd)
lacc #0
lt temp
mpy #040Ch;T_sampling ;Q15
lta FluxSD
mpy Klow
apac
sach FluxSD,1
;
; ldp #temp
; lt temp
; ldp #K2flux ;
; mpy K2flux;T_sampling ;Q15
;
; pac
; ldp #temp
;
; sach tmp,1
; lacc temp
; add FluxSD
; lta FluxSD
;
; sac1 temp
; lt temp
; ldp #K1flux
; mpy K1flux
; mpy Klow ;using lowpass to eliminate DC
component
;
; apac
;
; pac
; ldp #FluxSD
;
; sach FluxSD,1

*****
* ldp #FluxSQ
* lacc FluxSQ
* sac1 FluxSQ_old
ldp #ibeta
lacc #0
lt ibeta
mpy Rs

```

```

pac
sach tmp,1
lacc Vbetar ;Q12
sub temp
sac1 temp ; temp = VsD-Rs*isD
ldp #ibeta ;
lacc ibeta
sub ibetae ; isQ-isQes
ldp #erisq
sac1 erisq
ldp #Ks12
bcnd POS_erisq,GT ; sign definition
lacc Ks12
neg
sac1 X12
ldp #Ks12i
lacc Ks12i
neg
sac1 Ks12i
lt Ks12i
mpy #040Ch ;Q15
pac
ldp #tmp
sach tmp,1
lacc tmp
ldp #X12
add X12
sac1 X12
b add_signQ
POS_erisq
ldp #Ks12
lacc Ks12
ldp #X12
sac1 X12
ldp #Ks12i
lt Ks12i
mpy #040Ch ;Q15
pac
ldp #tmp
sach tmp,1
lacc tmp
ldp #X12

```

```

add      X12
sac1     X12
add_signQ
ldp      #Ks12
lacc     Ks12
ldp      #X12
add      X12
ldp      #temp
add      temp
sac1     temp ; temp = VsD-Rs*iSD+Ks2(sign erisd)
lacc     #0
lt        temp
mpy      #040Ch ;T_sampling ;Q15
lta      FluxSQ
mpy      Klow
apac
sach     FluxSQ,1
;
; ldp      #K2flux ;
; mpy      K2flux ;T_sampling ;Q15
; pac
; ldp      #temp
; sach     temp,1
; lacc     temp
; add      FluxSQ
; lta      FluxSD
;
; sac1     temp
; lt        temp
; ldp      #K1flux
; mpy      K1flux
; mpy      Klow ;using lowpass to eliminate DC
component
; apac
; pac
; ldp      #FluxSQ
; sach     FluxSQ,1
*****
***** end SMO stator flux improve magnitude *****
*****
***** Calculate flux rotor in DQ component using current MODEL *****
*****
***** FluxRD = (Lr*FluxSD-Lq2*iSD)/Lm *****
ldp      #ialfa

```

```

lacc     #0
lt        ialfa ; load iSD to TREG
mpy      L2qLm ; now PREG = iSD*Lq2/Lm 2.30
lts      FluxSD ; Acc = -iSD*Lq2/Lm ,TREG = fluxSD
mpy      LrLm ; PREG = fluxSD*Lr/Lm
apac
;
; sach     FluxRD,4 ;
sach     tmp,4
lacc     #0
lt        tmp
mpy      #0F3Ch
lta      FluxRD
mpy      #0C3h
apac
sach     FluxRD,4
; mpy      #07B7Eh
; pac
; sach     tmp,1
; lacc     tmp
; add      FluxRD
; sac1     tmp
; lt        tmp
; mpy      #0189h
; pac
; sach     FluxRD,1
;
; lt        K3_se
; mpy      tmp
; pac
; lt        K4_se ;low pass for noisy current
; mpy      FluxRD
; apac
; sach     FluxRD,1
;
;***** FluxRQ = (Lr*FluxSQ-Lq2*iSQ)/Lm *****
ldp      #ibeta
lacc     #0
lt        ibeta ; load iSD to TREG
mpy      L2qLm ; now PREG = iSD*Lq2/Lm
lts      FluxSQ ; Acc = -iSD*Lq2/Lm ,TREG = fluxSD
mpy      LrLm ; PREG = fluxSD*Lr/Lm
apac
;
; sach     FluxRQ,4

```

```

sach tmp,4
lacc #0
lt      tmp
mpy     #0F3Ch
lta     FluxRQ
mpy     #0C3h
apac
sach FluxRQ,4
; mpy     #07B7Eh
; pac
; sach tmp,1
; lacc tmp
; add     FluxRQ
; sacL tmp
; lt      tmp
; mpy     #0189h
; pac
; sach FluxRQ,1
; lt      K3_se
; mpy     tmp
; pac
; lt      K4_se
; mpy     FluxRQ
; apac
; sach FluxRQ,1

*****
***** module to find rotor flux angle *****
; Compute the theta_flux
; Check |FluxRQ|/|FluxRD|>1 ?
ldp     #FluxRD
LACC FluxRD ; ACC = fluxrd
ABS      ; ACC = |flux|
SACL tmp1 ; tmp1 = |wRD|
LACC FluxRQ ; ACC = sine
ABS      ; ACC = |sine|
SACL tmp ; tmp = |fluxRQ|
SUB      tmp1 ; ACC = tmp - tmp1
BCND LARGE_Tanr,GT ; Branch to LARGE_Tan if tmp > tmp1
BCND EQ_Tan,EQ ; Branch to EQ_Tan if tmp = tmp1
BCNDEQ_Tanr,EQ
; Here, |sine|/|cosine| is less than 1.

```

```

SMALL_Tanr
LACC tmp,12 ; ACC = tmp left shifted by 12 (tangent=Q12)
RPT #15 ; Repeat SUBC 16 times
SUBC tmp1 ; Dividing tmp/tmp1
SACL tangent ; tangent = tmp/tmp1 (Q12)
; Looking at the table for arctan(|sine|/|cosine|) directly
LACC tangent,12 ; ACC = tangent/128 (2^12/2^4 = 2^8 = 256)
SACH tmp2 ; ptr_fte = tangent/128
LACC #ATANTAB_45
ADD tmp2
TBLR theta_fluxR ; theta_re = arctan(tmp/tmp1) in Q12
B DIV_Tanr_END
; Here, |sine|/|cosine| is greater than 1,
; so |cosine|/|sine| < 1 is computed instead.
LARGE_Tanr
LACC tmp1,12 ; ACC = tmp1 left shifted by 12(tangent=Q12)
RPT #15 ; Repeat SUBC 16 times
SUBC tmp ; Dividing tmp1/tmp
SACL tangent ; tangent = tmp1/tmp (Q12)
; Looking at the table for arctan(|cosine|/|sine|)
LACC tangent,12 ; ACC = tangent/128 (2^15/2^4 = 2^8 = 256)
SACH tmp2 ; atan_ptr = tangent/128
LACC #ATANTAB_45
ADD tmp2
TBLR theta_fluxR ; theta_re = arctan(tmp1/tmp) in Q12
LACC #1024 ; ACC = 8192 (Q15),1024 (Q12) = 90 deg
SUB theta_fluxR ; ACC = 90 - arctan(tmp1/tmp) (Q12)
SACL theta_fluxR ; theta_re = arctan(tmp/tmp1) (Q12)
B DIV_Tanr_END
; Here, |sine|/|cosine| is equal to 1,
; i.e., |sine| = |cosine|
EQ_Tanr
SPLK #512,theta_fluxR ; theta_re = 45 (Q12)
DIV_Tanr_END
; Determine the quadrant by looking at signs of cosine and sine
LACC FluxRD ; ACC = cosine
; NEG
BCND NEG_Dr,LT ; Branch to NEG_D
POS_Dr ; if cosine < 0 POS_D
LACC FluxRQ ; ACC = sine
; NEG
BCND POS_D_NEG_Qr,LT ; Branch to POS_D_NEG_Q

```

```

POS_D_POS_Qr      ;if sine < 0 POS_D_POS_Q
; Do nothing here
B      QUADRANT_Tanr_END
POS_D_NEG_Qr
LACC #4095      ; ACC = 4095 = 360 deg
SUB      theta_fluxR      ; ACC = 360 - theta_re (Q12)
SACL theta_fluxR      ; theta_re = 360 - theta_re (Q12)
B      QUADRANT_Tanr_END
NEG_Dr
LACC FluxRQ      ; ACC = sine
;      NEG
BCND NEG_D_NEG_Qr, LT      ; Branch to NEG_D_NEG_Q if sine < 0
NEG_D_POS_Qr
LACC #2048      ; ACC = 2048 = 180 deg
SUB      theta_fluxR      ; ACC = 180 - theta_re (Q12)
SACL theta_fluxR      ; theta_re = 180 - theta_re (Q12)
B      QUADRANT_Tanr_END
NEG_D_NEG_Qr
LACC #2048      ; ACC = 2048 = 180 deg
ADD      theta_fluxR      ; ACC = 180 + theta_re (Q12)
SACL theta_fluxR      ; theta_re = 180 + theta_re
QUADRANT_Tanr_END
;      lacc theta_fluxR
;      sub      theta_fluxR_old
;      sac1 temp
;      lcl temp
;      abs
;      sub      #250h
;      bcnd theta_fluxROK,LT
;      lacc theta_fluxR_old
;      sac1 theta_fluxR
theta_fluxROK
*****END angle rotorflux calculation *****
***** now We use angle to tranform any variable to fluxR axis **
;      ldp      #theta_fluxR
;      lacc      theta_fluxR
rpt #3
sfr
and #0ffh ;now ACC contains the pointer to access the table
sac1 indice1
;
add #sintab
;
sac1 tmp
;

```

```

lar ar5,tmp
nop
nop
mar *,ar5
lcl *
nop
sac1 sin_fluxR ;now we have sine value
lcl indice1 ;the same thing for cosine ... cos(theta) =
;sin(theta+90°)
add #040h ;90 degrees = 40h elements of the table
and #0ffh
sac1 indice1 ;we use the same pointer (we don't care)
add #sintab
;
sac1 tmp
lar ar5,tmp
lacc *
sac1 cos_fluxR ;now we have cosine value

***** end fine sine cos angle flux rotor*****
*****
;
* d-axis and q-axis stator flux calculation in rotor flux frame
* (alfa,beta) -> (d,q) axis transformation
* FluxSdr = FluxSD * cos(thetafluxR) + FluxSQ * sin(thetaflux_R)
* FluxSqr = -FluxSD * sin(thetafluxR) + FluxSQ * cos(thetaflux_R)
*****
ldp #FluxSQ
lacc #0
lt FluxSQ ;TREG0=ibeta
mpy sin_fluxR ;PREG=ibeta*sin(theta)
lta FluxSD ;ACC+=PREG ; TREG0=ialfa
mpy cos_fluxR ;PREG=ialfa*cos(theta)
apac ;ACC+=PREG
sach FluxSdr,4 ; value of stator current in rotor flux q component
*** END d-axis and q-axis stator flux in rotor flux frame calculation
***** calculate sign(error iSdr) *****
ldp #erisd
lacc erisd
bcnd signd_plus,GT
lcl #07FFEh ; 1.15 value of sign
neg
b value_signd
signd_plus lcl #07FFEh ; nearest 1 of value sign of 1.15 format

```

```

value_signd sac1 dsign ; sign of error stator current d component
***** calculate ksign iqr *****
ldp #erisq
lacc erisq
bcnd signq_plus,GT
lacc #07FFeh
neg
b value_signq
signq_plus lacc #07FFeh
value_signq sac1 qsign ; sign of error stator current d component
*****

* d-axis and q-axis error of stator current calculation in rotor flux frame
* (alfa,beta) -> (d,q) axis transformation
* Serid = Serialfa * cos(theta) + Seribeta * sin(theta)
* Seriq = -Serialfa * sin(theta) + Seribeta * cos(theta) * S notation is sign
*****

ldp #qsign ; out put iSqr iSdr are 1.15 format
lacc #0
lt qsign ;TREG0=ibeta
ldp #sin_fluxR
mpy sin_fluxR ;PREG=ibeta*sin(theta)
ldp #dsign
lta dsign ;ACC+=PREG ; TREG0=ialfa
ldp #cos_fluxR
mpy cos_fluxR ;PREG=ialfa*cos(theta)
mpya sin_fluxR ;ACC+=PREG ; PREG=ialfa*sin(theta)
ldp #eiSdr
sach eiSdr,1 ; value ofstator current in rotor flux d component
lacc #0 ;ACC=0
lt dsign ;TREG0=ibeta
ldp #cos_fluxR
mpys cos_fluxR ;ACC-=(PREG=ialfa*sin(theta))
apac ;ACC+=PREG
ldp #eiSqr
sach eiSqr,1 ; value of stator current error in rotor flux q component
*****

* corection term Real{(K2d+j*K2q)(iSdr+j*iSqr)} = -K2d*iSdr-K2q*iSqr *****
*****

lacc #0
lt eiSqr ; Q12
mpy K2q ; Q15 ACC = 0 ,PREG = K2q*iSqr 5.27
lts eiSdr ; Q12 ACC = -K2q*iSqr ,TREG = iSdr 1.15

```

```

mpy K2d ; Q15 PREG = K2d*iSdr 5.27
spac ; 5.27
ldp #Kr ;
sach Kr,4 ; 4.12 corrective term of an rotorflux magnitude
*****
***** now calculate flux rotor magnitude *****
***** wRdr(k+1) = wRdr(k)+Ts*(-KR11*wSdr+KR12*wRdr(k)+Kr)
*****

lacc #0
ldp #FluxRdr
lt FluxRdr
mpy KR12
lts FluxSdr ;lts
mpy KR11 ; Kr11 constant
apac
ldp #temp
sach temp,1
lacc Kr
add temp
sach temp ; temp= -KR11*wSdr+KR12*wRdr(k)+Kr
lt temp ;4.12
mpy T_sampling ;1.15
pac
sach temp,1 ;4.12
lacc temp
add FluxRdr ; add wRdr(k)
sach FluxRdr ; store for next iteration
sach temp
; lacc temp
; abs
; sach temp
* lacc FluxSdr
* add temp
* sach temp
***** update rotor flux DQ frame *****
lt temp
mpy cos_fluxR
pac ; 4.12
sach FluxRD,4 ; new value
lt temp
mpy sin_fluxR
pac

```



```

sach FluxRQ,4 ; new value
***** update calculate iSDQ estimate *****
***** iSDes = (Lr*FluxSD-Lm*FluxRD)/Lq2 *****
lacc #0
lt FluxRD ; load iSD to TREG
mpy LmL2q ; now PREG = FluxRD*Lm/Lq2 5.27
lts FluxSD ; Acc = -iSD*Lq2/Lm ,TREG = fluxSD
mpy LrL2q ; PREG = fluxSD*Lr/Lm 5.27
apac ; add preg and store in acc
sach ialfae,4 ; ** new value of estimate current 1.15

***** iSQes = (Lr*FluxSQ-Lm*FluxRQ)/Lq2 *****
lacc #0
lt FluxRQ ; load iSD to TREG
mpy LmL2q ; now PREG = iSD*Lm/Lq2
lts FluxSQ ; Acc = -iSD*Lq2/Lm ,TREG = fluxSQ
mpy LrL2q ; PREG = fluxSD*Lr/Lm 5.27
apac ; add preg and store in acc
sach ibetae,4 ; ** new value of estimate current 1.15
***** calculate electrical torque PER UNIT *****
* Te per unit = fluxSD*iSQ - fluxSQ*iSD
*****
Te_cal
ldp #FluxSQ ; 1.15
lacc #0
lt FluxSQ
mpy ialfa ; PREG = wSQ*iSD,ACC = 0 2.30
lts FluxSD ; ACC -= wSQ*iSD ,TREG = wSD
mpy ibeta ;
apac
; sach Te,4 ;
sach tmp,4
lacc #0
lt tmp
mpy #0F3Ch
lta Te
mpy #0C3h
apac
sach Te,4

```

```

***** OPEN-LOOP speed estimator *****
***** Wr = FluxR_speed - Wslip *****
*****
; lacc #0
; ldp #FluxRD_old
; lt FluxRD_old
; ldp #FluxRQ
; mpy FluxRQ
; ldp #FluxRQ_old
; lta FluxRQ_old
; ldp #FluxRD
; mpy FluxRD
; spac
; lt tmp2
; mpy #2037
; pac
; rpt #5
; sfr
; saci FluxR_speed
ldp #FluxRdr
lacc FluxRdr
abs
sac temp
sub #0400h
bcnd low,LT
b good
low
lacc #0400h
sac temp
good
sqra temp
pac
sach temp,4 ; |fluxR|^2 Q12
ldp #Te
lt Te ;Q12
mpy Kslip ;Q15
pac
sach tmp,1 ;Q12
; lacc FluxR_speed
; sub tmp
; saci tmp

```

```

    lacc tmp,12
    bcnd neg_slip,LT
    rpt #15
    subc temp ;Te*Kslip/[fluxR]^2
    b result
    neg_slip
        neg
        rpt #15
        subc temp
        saci tmp
        lacc tmp
        neg
    result saci W_slip;FluxR_speed
    ; lt FluxR_speed;#07FBEh;K3_se
    ; mpy #07FBEh
    ; pac
    ; lt temp ;K4_se
    ; mpy #041h
    ; apac
    ; sach FluxR_speed,1
    ;
    ; ldp #FluxRD
    ; lacc FluxRD
    ; ldp #FluxRD_old
    ; sach FluxRD_old
    ; ldp #FluxRQ
    lacc FluxRQ
    ldp #FluxRQ_old
    saci FluxRQ_old
    ldp #speed_es
    lacc speed_es
    saci speed_es_old
    ***** module find rotor flux speed *****
    ; Differentiator
    ; Check theta_r_se is within the differentiable range (min_theta,max_theta)
    LACC max_theta
    SUB theta_fluxR
    BCNDLESS_MAXr,GT ; Branch to LESS_MAX if max_theta >
    theta_r_se
    B SKIP_DIFFr
    LESS_MAXr
    LACC min_theta

```

```

SUB theta_fluxR
BCND MORE_MINr,LT ; Branch to MORE_MIN if min_theta < theta_r_se
B SKIP_DIFFr
MORE_MIN
; Differentiating the rotor flux angle
; if min_theta < theta_r_se < max_theta
LT K2_se ; TREG = K2 (Q6)
MPY theta_fluxR ; PREG = K2*theta_r(k) (Q21)
PAC ; ACC = K2*theta_r(k) (Q21)
MPY theta_fluxR_old ; PREG = K2*theta_r(k-1) (Q21)
SPAC ; ACC = K2*theta_r(k)-K2*theta_r(k-1) (Q21)
SFL ; ACC = K2*theta_r(k)-K2*theta_r(k-1) (Q22)
SFL ; ACC = K2*theta_r(k)-K2*theta_r(k-1) (Q23)
SFL ; ACC = K2*theta_r(k)-K2*theta_r(k-1) (Q24)
SACH tmp,7 ; tmp1_se = K2*theta_r(k)-K2*theta_r(k-1) (Q15)
; Low-pass filter
LT K3_se ; TREG = K3 (Q15)
MPY FluxR_speed ; PREG = K3*w_psi_r(k-1) (Q30)
PAC ; ACC = K3*w_psi_r(k-1) (Q30)
LT K4_se ; TREG = K4 (Q15)
MPY tmp ; PREG = K4*tmp1_se (Q30)
APAC ; ACC = K3*w_psi_r(k-1)+K4*tmp1_se (Q30)
SACH FluxR_speed,1 ; w_psi_r(k) = K3*w_psi_r(k-1)+K4*tmp1_se
(Q15)
SKIP_DIFFr
; Update the rotor flux angle
LACC theta_fluxR ; ACC = theta_r_se (Q15)
SACL theta_fluxR_old ; theta_r_old = theta_r_se (Q15)
; lacc FluxR_speed
; sach speed_es
***** module to eliminate over acceleration or noise in speed
; lacc speed_es
; sub speed_es_old
; sach temp
; lacc temp
; abs
; sub #800h ; condition to prevent over acceleration of
fluxS
; bcnd sat_speed,GT
; b speed_ok
sat_speed
; lacc speed_es_old

```

```

;      saci speed_es
speed_ok
ldp      #speed_es
lt       speed_es
ldp      #speed_scale
mpy      speed_scale ;Q15 constant for change to rpm
pac
ldp      #n_es
sach     n_es,4 ; speed estimate in rpm
*****
***** stator flux magnitude *****
;      ldp      #FluxS_mag
;      lacc     FluxS_mag
;      saci     FluxS_mag_old
FluxS_magitude
;      mar      *,ar0
;      lar      ar0,#temp1
;      mpy      #0
;      zac
;      spm      2
;      sqra     FluxSD
;      sqra     FluxSQ
;      apac
;      sach     * ; temp store FluxSD^2+FluxSQ^2
;      sach     tmp
*      sach     FluxS_mag
;      clrc     sxm
;      lacc     *+ ;lacc Vr, X(0)
;      sfr      ;Initial approximate root = N/2
;      saci     *+ ;(AR0+1) = X(0)/2
;      splk     #10,* ;(AR0+2) = 10 (iterations for square root)
fluxSsqrt ;X(n) = 0.5 * ( X(n-1) + N/X(n-1) ):
;      sbrk     #2
;      lacc     *+
;      rpt      #15
;      subc     *
;      and      #0FFFFh
;      add      *
;      sfr
;      saci     *+
;      lacc     * ;Repeat until iterations completed:
;      sub      #1

```

```

;      saci *
;      bcnd     fluxSsqrt,NEQ
;      mar      *- ;Restore AR5 & put result in acclow:
;      lacc     *
;      mar      *-
;      setc     sxm
;      spm      0
;      ldp      #FluxS_mag
;      saci     FluxS_mag,6 ;result
*****
;      lacc     FluxS_mag
;      sub      FluxS_mag_old
;      saci     temp
;      lacc     temp
;      abs
;      sub      #80h ; condition to prevent over acceration of fluxS
;      bcnd     sat_fluxS,GT
;      b        fluxS_ok
sat_fluxS
;      lacc     FluxS_mag_old
;      saci     FluxS_mag
fluxS_ok
*****
*****
* END Sine and cosine wave calculation from theta values using sine look-
up table
*      ldp      #count
*      lacl     count
*
*      sub      #20h
*      bcnd     update,EQ
*      b        no_update
*****
* alfa-axis and beta-axis voltages calculation
* Vbetar = Voltmod * sin(theta)
* Valfar = Voltmod * cos(theta)
*****
no_update
;      lacc     #0
;      lt       Voltmodu ;TREG0=Voltmod
;      mpy      seno1 ;PREG=Voltmod*sin(theta)
;      mpya     coseno ;acc+=PREG PREG=Voltmod*cos(theta)

```

```

;      sach  Vbetar,4
;      pac   ;ACC=PREG
;      sach  Valfar,4
*** END alfa-axis and beta-axis voltages calculation
ldp      #FluxS_mag
lacc     FluxS_mag
sub      #0600h
bcnd     lowFluxS,LT
***** module to find stator flux angle *****
; Compute the theta_flux
; Check |FluxSQ|/|FluxSD|>1 ?
ldp      #FluxSD
LACC FluxSD ; ACC = fluxrd
ABS      ; ACC = |flux|
SACL tmp1 ; tmp1 = |wrd|
LACC FluxSQ ; ACC = sine
ABS      ; ACC = |sine|
SACL tmp  ; tmp = |fluxrQ|
SUB      tmp1 ; ACC = tmp - tmp1
BCND LARGE_Tans,GT ; Branch to LARGE_Tan if tmp > tmp1
BCNDEQ Tan,EQ ; Branch to EQ_Tan if tmp = tmp1
BCNDEQ Tan,EQ
; Here, |sine|/|cosine| is less than 1.
SMALL_Tans
LACC tmp,12 ; ACC = tmp left shifted by 12 (tangent=Q12)
RPT      #15 ; Repeat SUBC 16 times
SUBC tmp1 ; Dividing tmp/tmp1
SACL tangent ; tangent = tmp/tmp1 (Q12)
; Looking at the table for arctan(|sine|/|cosine|) directly
LACC tangent,12 ; ACC = tangent/128 ( $2^{12}/2^4 = 2^8 = 256$ )
SACH tmp2 ; ptr_fte = tangent/128
LACC #ATANTAB_45
ADD      tmp2
TBLR theta_fluxS ; theta_re = arctan(tmp/tmp1) in Q12
B        DIV_Tan_ENDs
; Here, |sine|/|cosine| is greater than 1,
; so |cosine|/|sine| < 1 is computed instead.
LARGE_Tans
LACC tmp1,12 ; ACC = tmp1 left shifted by 12(tangent=Q12)
RPT      #15 ; Repeat SUBC 16 times
SUBC tmp  ; Dividing tmp1/tmp
SACL tangent ; tangent = tmp1/tmp (Q12)

```

```

; Looking at the table for arctan(|cosine|/|sine|)
LACC tangent,12 ; ACC = tangent/128 ( $2^{15}/2^4 = 2^8 = 256$ )
SACH tmp2 ; atan_ptr = tangent/128
LACC #ATANTAB_45
ADD      tmp2
TBLR theta_fluxS ; theta_re = arctan(tmp1/tmp) in Q12
LACC #1024 ; ACC = 8192 (Q15),1024 (Q12) = 90 deg
SUB      theta_fluxS ; ACC = 90 - arctan(tmp1/tmp) (Q12)
SACL theta_fluxS ; theta_re = arctan(tmp/tmp1) (Q12)
B        DIV_Tan_ENDs
; Here, |sine|/|cosine| is equal to 1,
; i.e., |sine| = |cosine|
EQ_Tans
SPLK #512,theta_fluxS ; theta_re = 45 (Q12)
DIV_Tan_ENDs
; Determine the quadrant by looking at signs of cosine and sine
LACC FluxSD ; ACC = cosine
;      NEG
BCND NEG_Ds,LT ; Branch to NEG_D
POS_Ds; if cosine < 0 POS_D
LACC FluxSQ ; ACC = sine
;      NEG
BCND POS_D_NEG_Qs,LT ; Branch to POS_D_NEG_Q
POS_D_POS_Qs; if sine < 0 POS_D_POS_Q
; Do nothing here
B        QUADRANT_Tans_END
POS_D_NEG_Qs
LACC #4095 ; ACC = 4095 = 360 deg
SUB      theta_fluxS ; ACC = 360 - theta_re (Q12)
SACL theta_fluxS ; theta_re = 360 - theta_re (Q12)
B        QUADRANT_Tans_END
NEG_Ds
LACC FluxSQ ; ACC = sine
;      NEG
BCND NEG_D_NEG_Qs,LT ; Branch to NEG_D_NEG_Q if sine < 0
NEG_D_POS_Qs
LACC #2048 ; ACC = 2048 = 180 deg
SUB      theta_fluxS ; ACC = 180 - theta_re (Q12)
SACL theta_fluxS ; theta_re = 180 - theta_re (Q12)
B        QUADRANT_Tans_END
NEG_D_NEG_Qs
LACC #2048 ; ACC = 2048 = 180 deg

```

```

ADD      theta_fluxS      ; ACC = 180 + theta_re      (Q12)
SACL theta_fluxS      ; theta_re = 180 + theta_re
QUADRANT_Tans_END
ldp      #FluxS_speed
lacc FluxS_speed
sac1 FluxS_speed_old
      ; Differentiator
; Check theta_r_se is within the differentiable range (min_theta,max_theta)
LACC max_theta
SUB      theta_fluxS
BCND LESS_MAXs,GT      ; Branch to LESS_MAX if max_theta >
theta_r_se
B        SKIP_DIFFs
LESS_MAXs
LACC min_theta
SUB      theta_fluxS
BCND MORE_MINs,LT      ; Branch to MORE_MIN if min_theta <
theta_r_se
B        SKIP_DIFFs
MORE_MINs
      ; Differentiating the rotor flux angle
      ; if min_theta < theta_r_se < max_theta
LT        K2_se      ; TREG = K2      (Q6)
MPY      theta_fluxS      ; PREG = K2*theta_r(k)      (Q21)
PAC      ; ACC = K2*theta_r(k)      (Q21)
MPY      theta_fluxS_old      ; PREG = K2*theta_r(k-1)      (Q21)
SPAC      ; ACC = K2*theta_r(k)-K2*theta_r(k-1)
(Q21)
SFL      ; ACC = K2*theta_r(k)-K2*theta_r(k-1)      (Q22)
SFL      ; ACC = K2*theta_r(k)-K2*theta_r(k-1)      (Q23)
SFL      ; ACC = K2*theta_r(k)-K2*theta_r(k-1)      (Q24)
SACH tmp,7      ; tmp1_se = K2*theta_r(k)-K2*theta_r(k-1)      (Q15)
      ; Low-pass filter
LT        K3_se      ; TREG = K3      (Q15)
MPY      FluxS_speed      ; PREG = K3*w_psi_r(k-1)      (Q30)
PAC      ; ACC = K3*w_psi_r(k-1)      (Q30)
LT        K4_se      ; TREG = K4      (Q15)
MPY      tmp      ; PREG = K4*tmp1_se      (Q30)
APAC      ; ACC = K3*w_psi_r(k-1)+K4*tmp1_se      (Q30)
SACH FluxS_speed,1      ; w_psi_r(k) = K3*w_psi_r(k-1)+K4*tmp1_se
(Q15)
SKIP_DIFFs

```

```

lacc tmp
sub      W_slip
sac1 tmp
LT        K3_se      ; TREG = K3      (Q15)
MPY      speed_es      ; PREG = K3*w_psi_r(k-1)      (Q30)
PAC      ; ACC = K3*w_psi_r(k-1)      (Q30)
LT        K4_se      ; TREG = K4      (Q15)
MPY      tmp      ; PREG = K4*tmp1_se      (Q30)
APAC      ; ACC = K3*w_psi_r(k-1)+K4*tmp1_se      (Q30)
SACH speed_es,1
; Update the rotor flux angle
ldp      #theta_fluxS
LACC theta_fluxS      ; ACC = theta_r_se      (Q15)
SACL theta_fluxS_old      ; theta_r_old = theta_r_se      (Q15)
lacc FluxS_speed
sub      FluxS_speed_old
sac1 temp
lacc temp
abs
sub      #150h      ; condition to prevent over acceration of fluxS
bcnd sat_fluxS_speed,GT
b        fluxS_speed_ok
sat_fluxS_speed
lacc FluxS_speed_old
sac1 FluxS_speed
fluxS_speed_ok
b        theta_ok
lowFluxS
ldp      #theta_fluxS
lacc theta_fluxS
sac1 theta_fluxS_old
add      #01h
and      #0FFFh
*        sac1      #04h
sac1 theta_fluxS
theta_ok
***** now We use angle to tranform any variable to fluxR axis **
ldp      #theta_fluxS
lacc theta_fluxS
rpt      #3
sfr
and      #0ffh ;now ACC contains the pointer to access the table

```

```

sac1 indice1 ;
add #sintab ;
sac1 tmp ;
lar ar5,tmp ;
nop
nop
mar *,ar5
lac1 *
nop
sac1 sin_fluxS ;now we have sine value
lac1 indice1 ;the same thing for cosine ... cos(theta) =
;sin(theta+90°)
add #040h ;90 degrees = 40h elements of the table
and #0ffh ;
sac1 indice1 ;we use the same pointer (we don't care)
add #sintab
sac1 tmp
lar ar5,tmp
lacc *
sac1 cos_fluxS ;now we have cosine value
;
*****
* d-axis and q-axis stator flux calculation in rotor flux frame
* (alfa,beta) -> (d,q) axis transformation
* FluxSdr = FluxSD * cos(thetafluxR) + FluxSQ * sin(thetaflux_R)
* FluxSqr = -FluxSD * sin(thetafluxR) + FluxSQ * cos(thetaflux_R)
*****
ldp #FluxSQ
lacc #0
lt FluxSQ ;TREG0=ibeta
mpy sin_fluxS ;PREG=ibeta*sin(theta)
lta FluxSD ;ACC+=PREG ; TREG0=ialfa
mpy cos_fluxS ;PREG=ialfa*cos(theta)
apac ;ACC+=PREG
sach FluxS_mag,4 ; value of stator current in rotor flux q component
*****
***** save to data external *****
ldp #count
lacc count ;loop control save
sub #1
sac1 count
bcnd not,GT

```

```

ldp #tmp
* splk #0400h,Vqr
mar *,ar7 ;address e000h-ffffh
sar ar7,tmp
lacc tmp
bcnd nosave,gt
ldp #n
lac1 n
ldp #tmp
sac1 * ; 0e000h-0ffffh
lac1 tmp ;;subtract ar with 2000h
sub #2000h
sac1 tmp
lar ar7,tmp
ldp #n_es
lac1 n_es
ldp #tmp
sac1 * ; 0D000h-0Dffffh
lac1 tmp ;;subtract ar with 2000h
sub #2000h
sac1 tmp
lar ar7,tmp
* mar *,ar7 ;address c000h-cffffh
ldp ialfa
lac1 ialfa
ldp #tmp
sac1 *
lac1 tmp ;;subtract ar with 2000h
sub #2000h
sac1 tmp
lar ar7,tmp
* mar *,ar3 ;address a000h-bffffh
* mar *,ar2 ;address 8000h-9ffffh
ldp #ibeta
lac1 ibeta
ldp #tmp
sac1 *+
sar ar7,tmp
lac1 tmp ;;add ar with 6000h
add #6000h
sac1 tmp
lar ar7,tmp

```

```

laci #2
ldp #count
saci count
nosave
not
*****
* Phase 1(=a) 2(=b) 3(=c) Voltage calculation
* (alfa,beta) -> (a,b,c) axis transformation
* modified exchanging alfa axis with beta axis
* for a correct sector calculation in SVPWM
* Va = vSbe_ref
* Vb = (-vSbe_ref + sqrt(3) * vSa_ref) / 2
* Vc = (-vSbe_ref - sqrt(3) * vSa_ref) / 2
*****
ldp #Valfar
lt Valfar ;TREG0=vSa_ref
mpy SQRT32 ;PREG=vSa_ref*(SQRT(3)/2)
pac ;ACC=PREG
sub Vbetar,11 ;ACC=-vSbe_ref*2^11
sach Vb,4
pac ;ACC=PREG
neg ;ACC=-ACC
sub Vbetar,11 ;ACC=-vSbe_ref*2^11
sach Vc,4
laci Vbetar ;ACC=vSbe_ref
saci Va ;Va=ACCL
*****
* SPACE VECTOR Pulse Width Modulation
* (see SVPWM references)
*****
lt VDCinvT
mpy SQRT32
pac
sach tmp,4
lt tmp
mpy Vbetar
pac
sach X,4
lacc X ;ACC = vSbe_ref*K1
sach accb

```

```

saci accb+1 ;ACCB = vSbe_ref*K1
saci X,1 ;X=2*vSbe_ref*K1
lt VDCinvT
splk #1800h,tmp
mpy tmp ;implement mpy #01800h
pac
sach tmp,4
lt tmp
mpy Valfar
pac
sach tmp,4
lacc tmp ;reload ACC with vSa_ref*K2
add accb+1
add accb,16
saci Y ;Y = K1 * vSbe_ref + K2 * vSa_ref
sub tmp,1
saci Z ;Z = K1 * vSbe_ref - K2 * vSa_ref
*** 60 degrees sector determination
laci #0
saci sector
lacc Va
bcnd Va_neg,LEQ ;If Va<0 do not set bit 1 of sector
lacc sector
or #1
saci sector ;implement opl #1,sector
Va_neg lacc Vb
bcnd Vb_neg,LEQ ;If Vb<0 do not set bit 2 of sector
lacc sector
or #2
saci sector ;implement opl #2,sector
Vb_neg lacc Vc
bcnd Vc_neg,LEQ ;If Vc<0 do not set bit 3 of sector
lacc sector
or #4
saci sector ;implement opl #4,sector
Vc_neg
*** END 60 degrees sector determination
*** T1 and T2 (= t1 and t2) calculation depending on the sector number
laci sector ;(see SPACE VECTOR Modulation references for details)
sub #1
bcnd no1,NEQ
lacc Z

```

```

sac1 t1
lacc Y
sac1 t2
b          t1t2out
no1
laci sector
sub #2
bcnd no2,NEQ
lacc Y
sac1 t1
lacc X
neg
sac1 t2
b          t1t2out
no2
laci sector
sub #3
bcnd no3,NEQ
lacc Z
neg
sac1 t1
lacc X
sac1 t2
b          t1t2out
no3
laci sector
sub #4
bcnd no4,NEQ
lacc X
neg
sac1 t1
lacc Z
sac1 t2
b          t1t2out
no4
laci sector
sub #5
bcnd no5,NEQ
lacc X
sac1 t1
lacc Y
neg

```

```

sac1 t2
b          t1t2out
no5
lacc Y
neg
sac1 t1
lacc Z
neg
sac1 t2
t1t2out
lacc t1 ;t1 and t2 mininum values must be Tonmax
sub #Tonmax
bcnd t1_ok,GEQ ;if t1>Tonmax then t1_ok
laci #Tonmax
sac1 t1
t1_ok
lacc t2
sub #Tonmax
bcnd t2_ok,GEQ ;if t2>Tonmax then t2_ok
laci #Tonmax
sac1 t2
t2_ok
** END t1 and t2 calculation
lacc t1 ;if t1+t2>2*Tonmax we have to saturate t1 and t2
add t2 ;
sac1 tmp ;
sub #MAXDUTY ;
bcnd nosaturation,LT,EQ
** t1 and t2 saturation
lacc #MAXDUTY,15 ;divide MAXDUTY by (t1+t2)
rpt #15 ;
subc tmp ;
sac1 tmp ;
lt          tmp ;calculate saturate values of t1 and t2
mpy t1 ;t1 (saturated)=t1*(MAXDUTY/(t1+t2))
pac          ;
sach t1,1 ;
mpy t2 ;t2 (saturated)=t2*(MAXDUTY/(t1+t2))
pac          ;
sach t2,1 ;
*** END t1 and t2 saturation
nosaturation

```



```

*LOOP
** definid t1 & t2 *****
** t1 + t2 must < PWMPRD(258h)
*      ldp      #4
*      lacc  tmp_sv
*      add      #1
*      sac1  tmp_sv
*      sub      #PWMPRD
*      bcnd  tmp_sv_ok,LT
*      splk  #0,tmp_sv
*tmp_sv_ok
*      lacc  tmp_sv
*      sac1  t1
*      lacc  #PWMPRD
*      sub      t1
*      sub      #20
*      sac1  t2
*      splk  #50h,t1
*      splk  #80h,t2
*** taon,tbon and tcon calculation
lacc  #PWMPRD ;calculate the commutation instants taon, tbon and
tcon
sub  t1 ;of the 3 PWM channels
sub  t2 ;taon=(PWMPRD-t1-t2)/2
sfr      ;
sac1  taon ;
add  t1 ;tbon=taon+t1
sac1  tbon ;
add  t2 ;tcon=tbon+t2
sac1  tcon ;
*** END taon,tbon and tcon calculation
*** sector switching
laci  sector ;depending on the sector number we have
sub  #1 ;to switch the calculated taon, tbon and tcon
bcnd  nosect1,NEQ ;to the correct PWM channel
;(see SPACE VECTOR Modulation references for details)
blld  tbon,#CMPR1 ;sector 1
blld  taon,#CMPR2
blld  tcon,#CMPR3
b      dacout
nosect1
laci  sector

```

```

sub  #2
bcnd  nosect2,NEQ
blld  taon,#CMPR1 ;sector 2
blld  tcon,#CMPR2 ;
blld  tbon,#CMPR3 ;
b      dacout
nosect2
laci  sector
sub  #3
bcnd  nosect3,NEQ
blld  taon,#CMPR1 ;sector 3
blld  tbon,#CMPR2 ;
blld  tcon,#CMPR3 ;
b      dacout
nosect3
laci  sector
sub  #4
bcnd  nosect4,NEQ
blld  tcon,#CMPR1 ;sector 4
blld  tbon,#CMPR2 ;
blld  taon,#CMPR3 ;
b      dacout
nosect4
laci  sector
sub  #5
bcnd  nosect5,NEQ
blld  tcon,#CMPR1 ;sector 5
blld  taon,#CMPR2 ;
blld  tbon,#CMPR3 ;
b      dacout
nosect5
blld  tbon,#CMPR1 ;sector 6
blld  tcon,#CMPR2 ;
blld  taon,#CMPR3 ;
*** END sector switching
*** END * SPACE VECTOR Pulse Width Modulation
dacout
*** END DAC out channel 'da1'
b      ContextRestoreReturn

```

ประวัติผู้วิจัย

ชื่อ : นายเอกชัย พรรณวัลย์
 ชื่อวิทยานิพนธ์ : การควบคุมมอเตอร์เหนี่ยวนำแบบแรงบิดโดยตรงชนิดไร้ตัวตรวจจับความเร็วรอบ
 โดยใช้ตัวสังเกตการณ์แบบสไลดิงร่วมกับตัวชดเชยแบบ PI
 สาขาวิชา : วิศวกรรมไฟฟ้า

ประวัติ

ประวัติส่วนตัว เกิดเมื่อวันที่ 18 กันยายน พ.ศ. 2521 ปัจจุบันอยู่บ้านเลขที่ 161 ซ.วงศ์สว่าง 11 แขวงบางซื่อ เขตบางซื่อ จังหวัดกรุงเทพฯ บิดาชื่อ นายศิริพงศ์ มารดาชื่อ นางกนกรัตน์ มีพี่น้องทั้งหมด 4 คน เป็นบุตรคนโต จบการศึกษาระดับประกาศนียบัตรวิชาชีพและประกาศนียบัตรวิชาชีพชั้นสูงจากวิทยาลัยเทคนิคลพบุรี จบการศึกษาระดับปริญญาตรี สาขาวิศวกรรมไฟฟ้า คณะครุศาสตร์อุตสาหกรรม สถาบันเทคโนโลยีพระจอมเกล้าพระนครเหนือปีการศึกษา 2544 ปัจจุบันกำลังศึกษาอยู่คณะวิศวกรรมศาสตร์ สถาบันเทคโนโลยีพระจอมเกล้าพระนครเหนือ