

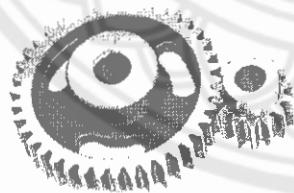
บทที่ 2

หลักการและทฤษฎี

ในการพัฒนาโปรแกรมวิเคราะห์ความเสียหายของเพื่อง จะต้องมีความรู้พื้นฐานในการวิเคราะห์ความเสียหายของเพื่องและการเขียนโปรแกรม ซึ่งในการเขียนโปรแกรมนี้จะพิจารณาเฉพาะเพื่องฟันตรงกับเพื่องฟันเฉียงของ AGMA ที่มีมุนกดันเท่ากับ 20° เพียงมุมเดียว และเฉพาะเพื่องที่มีฟันลักษณะเด่นนี้ เนื่องจากเพื่องแต่ละชนิดมีลักษณะที่แตกต่างกันจึงจำเป็นต้องรู้ลักษณะของเพื่องประเภทต่างๆ เพื่อความถูกต้องในการวิเคราะห์ความเสียหายที่เกิดขึ้นของเพื่อง และในการวิเคราะห์ความเสียหายของเพื่องนั้นต้องใช้ทฤษฎีในการวิเคราะห์คำนวณหาความเสียหายของเพื่องซึ่งจะได้ค่าที่ต้องการออกมา โดยเนื้อหาในบทนี้จะครอบคลุมรายละเอียด ดังต่อไปนี้

- ประเภทของเพื่อง สามารถแบ่งเพื่องได้เป็น 4 ชนิด กือ เพื่องฟันตรง (Spur Gear) เพื่องฟันเฉียง (Helical Gear) เพื่องดอกจอก (Bevel Gear) และเพื่องเกลียวหนอน (Worm Gear)
- ทฤษฎีการวิเคราะห์ความเสียหายของเพื่องฟันตรงและเพื่องฟันเฉียง จากหลักการวิเคราะห์และออกแบบชุดเพื่องของ AGMA จะนำมาใช้เพื่อคำนวณหาค่าความเสียหายที่เกิดขึ้น
- การพัฒนาโปรแกรม จะกล่าวถึงขั้นตอนพื้นฐานที่ใช้ในการพัฒนาโปรแกรมอย่างมีระบบซึ่งจะใช้หลักการดังกล่าวมาพัฒนาโปรแกรมวิเคราะห์ความเสียหายของเพื่อง

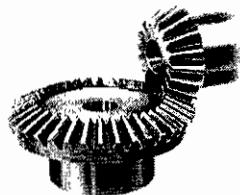
2.1 ประเภทของเพื่อง (Types of Gears) [1]



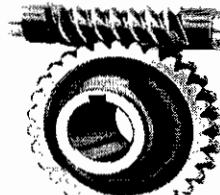
ก.) เพื่องฟันตรง



ข.) เพื่องฟันเฉียง



ก.) เพื่องดอกจอก



ข.) เพื่องเกลียวหนอน

รูปที่ 2.1 ประเภทของเพื่อง [1]

2.1.1 เพื่องฟันตรง (Spur Gear) เป็นเพื่องที่มีฟันบนกับแกนของการหมุน และมักจะใช้ในการส่งอาการหมุนจากเพลาตัวหนึ่งไปยังเพลาอีกด้วยหนึ่งที่บันานกัน ในบรรดาเพื่องประเภทต่างๆ เพื่องตรงเป็นเพื่องซึ่งวิเคราะห์และออกแบบได้ง่ายที่สุด ด้วยเหตุผลนี้จึงได้พัฒนาสมการพื้นฐานของกลศาสตร์เกี่ยวกับการหมุนของเพื่องจากเพื่องฟันตรง

2.1.2 เพื่องฟันเฉียง (Helical Gear) เป็นเพื่องที่มีฟันเฉียงทำมุนกับแกนของการหมุน จะสามารถนำเพื่องฟันเฉียงมาประยุกต์ใช้ในลักษณะเดียวกับเพื่องฟันตรง แต่เพื่องฟันเฉียงจะมีเสียงดังน้อยกว่า ทั้งนี้เนื่องจากการขบกันของฟันเพื่องจะค่อยๆ ขบกันทีละน้อย นอกจากนั้นการที่เพื่องประเภทนี้มีฟันเฉียงทำมุนกับแกนการหมุนจึงทำให้เกิด荷ลดแรงผลักและโอมเมนด์คู่กับ ใบบางครั้งจึงสามารถใช้เพื่องเฉียงในการส่งอาการหมุนไปยังเพลาที่ไม่บันานกันได้

2.1.3 เพื่องคอกอก (Bevel Gear) เป็นเพื่องที่มีการตัดฟันเพื่องบนพื้นผิวูปทรงกรวย และมักจะใช้ในการส่งอาการเคลื่อนที่ระหว่างเพลาที่มีแนวแกนเพลาดัดกัน สำหรับเพื่องคอกอกแบบฟันสไปรัลหรือฟันแบบก้นหอย (Spiral-tooth bevel gears) จะตัดฟันเพื่องให้ไม่เป็นเส้นตรง แต่จะมีรูปร่างเป็นส่วนโค้งของวงกลม และหากเพลาของเพื่องต้องหักออกซึ่งกัน โดยไม่มีจุดตัดจะเรียกเพื่องคอกอกแบบฟันสไปรัลชนิดนี้ว่า “Hypoid gears”

2.1.4 เพื่องเกลียวหนอน (Worm Gear) ประกอบด้วยเกลียวหนอน (Worm) และเพื่องหนอน (Worm Gear) ประกอบกันอยู่เป็นชุด ทิศทางในการหมุนของเพื่องเกลียวหนอนจะขึ้นอยู่กับฟันของเกลียวหนอนว่ามีเกลียวแบบหมุนซ้ายหรือหมุนขวา นอกจากนั้นชุดเพื่องเกลียวหนอนยังแบ่งออกได้อีก 2 ประเภท คือ เพื่องเกลียวหนอนประเภทที่มีฟันโอบด้านเดียว (Single-enveloping) และประเภทที่มีฟันโอบ 2 ด้าน (Double-enveloping) โดยปกติมักจะนิยมใช้ชุดเพื่องเกลียวหนอน เมื่ออัตราส่วนความเร็วระหว่างเพลาทั้งสองมีค่าแตกต่างกันมาก (มากกว่า 3)

2.2 กฎภีการวิเคราะห์ความเสียหายของเพื่องฟันตรงและเพื่องฟันเฉียง [1]

ในการวิเคราะห์หาความเสียหายของเพื่องจำเป็นต้องใช้สมการต่างๆ จากหลักการวิเคราะห์และออกแบบชุดเพื่องของ AGMA เพื่อคำนวณหาค่าความเสียหายที่เกิดขึ้น ในการออกแบบชุดเพื่องของเพื่องฟันตรงและเพื่องฟันเฉียงซึ่งจะใช้หลักการดังกล่าวมาพัฒนาไปร่วมกับวิเคราะห์ความเสียหายของเพื่อง

AGMA (The American Gear Manufacturer Association) เป็นองค์กรซึ่งมีหน้าที่รับผิดชอบในการเผยแพร่ความรู้ที่เกี่ยวข้องกับการวิเคราะห์และออกแบบชุดเพื่อง วิธีการซึ่งองค์กรนี้เผยแพร่จะถูกนำมาใช้ในอเมริกาเพื่อให้มีความเข้าใจในเรื่องของความต้านแรงและการลึกหรือ ตั้งน้ำหนึ้งจะกล่าวถึงวิธีการวิเคราะห์เพื่องของ AGMA วิธีดังกล่าวจะต้องการให้แผนภูมิและกราฟเป็นจำนวนมาก ซึ่งมาก

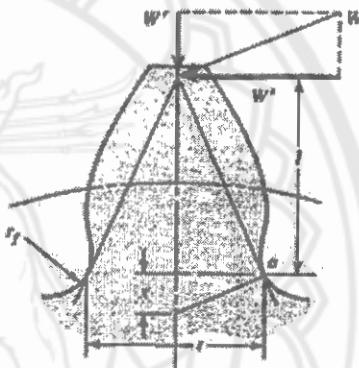
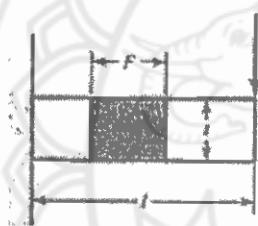
เกินกว่าที่จะกล่าวถึงที่เนื้อหานี้ ดังนั้น ในการออกแบบและพัฒนาโปรแกรมจะเลือกใช้มุมกดดันเท่ากับ 20° เพียงพอเดียว และใช้เฉพาะเพื่องที่มีฟันลึกเต็ม เพื่อให้ลดความซับซ้อนในการวิเคราะห์

2.2.1 สมการการดัดของลูอิส (The Lewis Bending Equation)

Wilfred Lewis ได้เสนอสมการสำหรับหาค่าความเกินดัดในเพื่อง เป็นครั้งแรกในปี 1892 ซึ่งสมการนี้ยังคงใช้เป็นสมการพื้นฐานในการออกแบบเพื่องในปัจจุบัน

รูปที่ 2.2 (ก) แสดงการรับ荷ลดการดัด W' ของฟันเพื่องซึ่งมีพื้นที่หน้าตัด F และ t ยาว 1 ดังนั้น โมเมนตัสของส่วนดัดคือ $\frac{I}{c} = \frac{Ft^2}{6}$ และความเกินดัดคือ

$$\sigma = \frac{M}{I/c} = \frac{6W'tl}{Ft^2} \quad (\text{ก})$$



(ข) ฟันเพื่อง

รูปที่ 2.2 การรับ荷ลดการดัด W' ของฟันเพื่อง [1]

เมื่อพิจารณารูปที่ 2.2 (ข) สมมติว่าความเกินสูงสุดในฟันเพื่องเกิดขึ้นที่จุด a จากทฤษฎีสามเหลี่ยมคล้าย

$$\frac{t/2}{x} = \frac{l}{t/2} \quad \text{หรือ} \quad x = \frac{t^2}{4l} \quad (\text{ข})$$

$$\text{จัดรูปแบบสมการ (ก) ใหม่จะได้ } \sigma = \frac{6W'tl}{Ft^2} = \frac{W^t}{F} \frac{1}{t^2/6l} = \frac{W^t}{F} \frac{1}{t^2/4l} \frac{1}{4/6} \quad (\text{ก})$$

เมื่อแทนค่า x จากสมการ (ข) ลงในสมการ (ก) แล้วคูณทั้งเศษและส่วนด้วยค่าพิทักษ์ (p) จะได้

$$\sigma = \frac{W^tp}{F\left(\frac{2}{3}\right)xp}$$

ถ้ากำหนดให้ $y = 2x/3p$ จะได้

$$\sigma = \frac{W^t}{Fpy} \quad (2.1)$$

สมการนี้เรียกว่า “สมการการดัดของลูอิส” แฟกเตอร์ y เรียกว่าแฟกเตอร์รูปร่าง (Form factor) ซึ่งจะขึ้นอยู่กับรูปร่างของฟันเพื่อง อย่างไรก็ตามในการใช้สมการของลูอิส มักใช้จำนวนพิทช์ในการหาค่าความเดิน ดังนี้ให้แทนค่าระยะพิทช์ (p) ด้วย $P = \pi/p$ และแทนค่า y ด้วย $Y = \pi y$ ในสมการที่ (2.1) จะได้

$$\sigma = \frac{W^t P}{FY} \quad (2.2)$$

$$\text{เมื่อ } Y = \frac{2xP}{3} \quad (2.3)$$

การใช้ค่า Y ก็เพื่อให้ทราบว่าจะพิจารณาเฉพาะความเดินดัดที่เกิดขึ้นในฟันเพื่อง โดยไม่สนใจการกดที่เกิดจากองค์ประกอบของแรงในแนวรัศมี ค่าแฟกเตอร์ Y ซึ่งแสดงไว้ในตารางที่ 2.1

ตารางที่ 2.1 ค่าแฟกเตอร์รูปร่าง Y สำหรับเพื่องที่มีมุนกดดันในแนวตั้งจาก 20° และพันลึกเดิม (full-depth teeth) [1]

Number of Teeth	Y	Number of Teeth	Y
12	0.245	28	0.353
13	0.261	30	0.359
14	0.277	34	0.371
15	0.290	38	0.384
16	0.296	43	0.397
17	0.303	50	0.409
18	0.309	60	0.422
19	0.314	75	0.435
20	0.322	100	0.447
21	0.328	150	0.460
22	0.331	300	0.472
24	0.337	400	0.480
26	0.346	Rack	0.485

การใช้สมการที่ (2.3) แสดงให้เห็นว่าฟันเฟืองจะไม่มีการแบ่งโหลด และแรงกระทำสูงสุดจะเกิดขึ้นที่ปลายฟันเฟือง ซึ่งได้ศึกษามาแล้วว่าอัตราส่วนการสัมผัสจะมีค่ามากกว่า 1 อย่างไรก็ตาม จากการทดลองหมุนเพื่อพบว่าโหลดสูงสุดจะเกิดขึ้นที่บริเวณไกลัจกิ้งกลางของฟันเฟือง ดังนั้น ความคื้นสูงสุดจะเกิดในขณะที่ฟันเฟืองคู่หนึ่งบนกันเต็มที่และฟันเฟืองอีกคู่หนึ่งกำลังจะเคลื่อนดัวเข้ามาสัมผัส

ผลกระทบทางไนโนา米ิก (Dynamic Effect)

เมื่อฟันเฟืองคู่ที่บนกันหมุนด้วยความเร็วปานกลางถึงความเร็วสูง และเกิดเดียงดัง แสดงว่าเกิดผลกระทบทางไนโนา米ิก ในอัตติได้มีความพยายามที่จะหาสาเหตุที่ทำให้โหลดเพิ่มขึ้นเนื่องจากความเร็วในการหมุนของเฟือง วัสดุที่ใช้ทำเฟือง และความต้านแรง เฟืองเหล่านี้ได้รับการทดสอบโดยการทำลาย ด้วยการเพิ่มโหลดให้กับเฟืองที่อยู่ในจังหวะทั้งเฟืองเสียหาย และทดสอบการหมุนด้วยความเร็วในแนวพิทช์ค่าต่างๆ ตัวอย่างเช่น เฟืองคู่หนึ่งเกิดความเสียหายเมื่อรับโหลด 500 lbf ในขณะที่ความเร็วเท่ากับศูนย์ ในขณะที่จะรับโหลดได้เพียง 250 lbf เมื่อหมุนด้วยความเร็ว V , แสดงว่าแฟกเตอร์ความเร็ว (velocity factor – K_v) จะมีค่าเท่ากับ 2 ดังนั้น ถ้าคู่เฟืองที่เหมือนกันนี้หมุนด้วยเร็วในแนวพิทช์เท่ากับ V , เราจะสามารถสันนิษฐานได้ว่าโหลดจะมีค่าเท่ากับ 2 เท่าของโหลดในแนวสัมผัสหรือโหลดส่างกำลัง

AGMA ได้กำหนดมาตรฐาน ANSI/AGMA 2110 - C95 และ 2101 – C95 เพื่อแจ้งเตือนให้วิศวกรผู้ออกแบบใช้ค่าไนโนา米ิกแฟกเตอร์ K_v ในการออกแบบเฟือง

ในคตวรรษที่ 19 Carl G.Barth ได้แสดงค่าแฟกเตอร์ความเร็วตามมาตรฐานของ AGMA ดังนี้

$$K_v = \frac{600+V}{600} \quad \text{สำหรับฟันเฟืองเหล็กหล่อ} \quad (2.4g)$$

$$K_v = \frac{1200+V}{1200} \quad \text{สำหรับฟันเฟืองตัดมิลลิ่ง} \quad (2.4h)$$

เมื่อ V คือความเร็วในแนวพิทช์ มีหน่วยเป็นพุตต่อนาที เนื่องจากในขณะนั้นบังคับคิดว่า ไฟล์ของฟันเฟืองเป็นส่วนโค้งกล้ามส่วนของวงกลม (cycloid) ไม่ใช่โค้งอินโวสูท (involute) สมการนี้จึงมีความเป็นไปได้ และเรียกสมการที่ (2.4g) นี้ว่าสมการของบาร์ท (Barth equation) หลังจากนี้ AGMA ได้เพิ่มค่าแฟกเตอร์ความเร็ว คือ

$$K_v = \frac{50+\sqrt{V}}{50} \quad \text{สำหรับฟันเฟืองตัดห้องบิงหรือตัดไส} \quad (2.5g)$$

$$K_v = \sqrt{\frac{78+\sqrt{V}}{78}} \quad \text{สำหรับฟันเพื่องเจียรนัย} \quad (2.5\gamma)$$

สำหรับหน่วย SI เมื่อ V มีหน่วยเป็นเมตรต่อวินาที สมการ (2.4ก) ถึงสมการที่ (2.5γ) สามารถเขียนได้ดังนี้

$$K_v = \frac{3.05+V}{3.05} \quad \text{สำหรับฟันเพื่องเหล็กหล่อ} \quad (2.6\kappa)$$

$$K_v = \frac{6.1+V}{6.1} \quad \text{สำหรับฟันเพื่องตัดมิลลิ่ง} \quad (2.6\gamma)$$

$$K_v = \frac{3.56+\sqrt{V}}{3.56} \quad \text{สำหรับฟันเพื่องตัดชี้ขอบบึงหรือดักไส} \quad (2.6\kappa)$$

$$K_v = \sqrt{\frac{5.56+\sqrt{V}}{5.56}} \quad \text{สำหรับฟันเพื่องเจียรนัย} \quad (2.6\gamma)$$

เมื่อเพิ่มแฟกเตอร์ความเร็วขึ้นไปในสมการที่ (2.2) จะได้

$$\sigma = \frac{K_v W^t P}{F Y} \quad (2.7)$$

สำหรับสมการความคื้นในระบบเมตริกซ์ จะได้

$$\sigma = \frac{K_v W^t}{F m Y} \quad (2.8)$$

เมื่อทั้งความกว้างของหน้าฟัน F และ โภคุต m มีหน่วยเป็นมิลลิเมตร และถ้า องค์ประกอบของโหลดในแนวสัมผัสนมีหน่วยเป็นนิวตัน (N) ความเก็บดัดที่คำนวณได้จากการนี้จะมี หน่วยเป็น兆帕ascal (M Pa)

ตามกฎโดยทั่วไปของเพื่องฟันตรง ความกว้างหน้าฟันควรจะมีขนาดเป็น 3 – 5 เท่า ของระยะพิทช์ (p) สมการที่ (2.7) และ (2.8) นับว่ามีความสำคัญ เพราะว่าสมการเหล่านี้เป็นสมการ ที่มาฐานที่ AGMA ใช้ในการคำนวณหาความสามารถในการขับเพื่องและขนาดของเพื่อง โดยที่ยังไม่คิด อยู่การใช้งานและความน่าเชื่อถือ

2.2.2 ความทนทานของผิวฟันเพื่อง (Surface Durability)

ในหัวข้อนี้จะสนใจในเรื่องของความเสียหายที่เกิดขึ้นบนผิวฟันเพื่องซึ่งเกิดจากการสึกหรอ และการเกิดความเสียหายที่ฟัน (pitting) ซึ่งเป็นความเสียหายการถ้าเฉพาะแห่งบนผิวฟันที่เกิดจากความเค้นกระทำชำบนจุดที่ผิวฟันในแนวสัมผัสสูงกว่าบริเวณอื่น หรือความเสียหายที่เกิดจากขาดการหล่อลื่นที่เหมาะสมที่เรียกว่า “สกอริ่ง (scoring)” และยังมีความเสียหายที่เกิดจากการมีร่องรอยกลอนเข้าไปอยู่บริเวณหน้าสัมผัสของผิวฟันทำให้เกิดรอยคลอก

ในการหาความเดินสัมผัสของทรงกระบอก 2 สูกกดอัดติดกัน อาจจะหาได้จากสมการพื้นฐาน

$$P_{max} = \frac{2F}{\pi bl} \quad (2.9)$$

เมื่อ P_{max} = ความดันสูงสุดซึ่งเกิดบนหน้าสัมผัส, F = แรงที่กดให้ทรงกระบอกหักคู่ติดอยู่ด้วยกัน, l = ความยาวของทรงกระบอก และ b = ครึ่งความกว้าง (half - width) ซึ่งหาได้จาก

$$b = \left\{ \frac{2F}{\pi l} \frac{[(1-v_1^2)/E_1]+[(1-v_2^2)/E_2]}{(1/d_1)+(1/d_2)} \right\}^{1/2} \quad (2.10)$$

เมื่อ v_1, v_2, E_1, E_2 คือคุณสมบัติความยืดหยุ่นของวัสดุที่ใช้ทำทรงกระบอก และ d_1, d_2 คือขนาดเส้นผ่านศูนย์กลางของทรงกระบอก ในการนำความสัมพันธ์นี้ไปใช้ในเรื่องของฟันเพื่อง เราจะแทนค่า F ด้วย $W^t / \cos \theta$ แทนค่า d ด้วย $2r$ และแทนค่า 1 ด้วยความกว้างหน้าฟัน F เมื่อนำค่า b ไปแทนสมการ (ก) และเปลี่ยนค่า P_{max} ให้เป็นความเค้นกดในแนวสัมผัส (Surface compressive stress – σ_c) จะได้

$$\sigma_c^2 = \frac{W^t}{\pi F \cos \theta} \frac{(1/r_1)+(1/r_2)}{[(1-v_1^2)/E_1]+[(1-v_2^2)/E_2]} \quad (2.11)$$

หมายเหตุ AGMA ใช้สัญลักษณ์ m สำหรับค่าอัตราส่วนปีวส์ของ แทนสัญลักษณ์ v ซึ่งใช้ในที่นี่ เราเห็นได้อย่างชัดเจนว่าการสึกหรอจะเริ่มเกิดขึ้นบริเวณแนวพิพิธซึ่งมีความໄสั่งของไปรไฟล์ฟันเพื่องที่จุดพิพิธคือ

$$r_1 = \frac{d_P \sin \theta}{2} \quad r_2 = \frac{d_G \sin \theta}{2} \quad (2.12)$$

ให้สังเกตว่าเทอมหลังในตัวหารของสมการที่ (2.11) จะมีค่าคูณสมบัติความยืดหยุ่นของพีเนียน 2 ค่า และคูณสมบัติความยืดหยุ่นของเพิง 2 ค่า ซึ่งจะแตกต่างไปอย่างหลากหลาย เพื่อให้สร้างตารางรูปทั่วไปได้ AGMA จึงนิยามค่าต่างๆเหล่านี้เป็นค่าสัมประสิทธิ์ความยืดหยุ่น (elastic coefficient - C_p) โดย

$$C_p = \left[\frac{1}{\pi \left(\frac{1-v_p^2}{E_p} + \frac{1-v_g^2}{E_g} \right)} \right]^{1/2} \quad (2.13)$$

เมื่อเพิ่มค่าสัมประสิทธิ์ความยืดหยุ่น C_p และแฟกเตอร์ความเร็ว K_v เข้าไปในสมการที่ (2.11) จะได้

$$\sigma_c = -C_p \left[\frac{K_v W^t}{F \cos \theta} \left(\frac{1}{r_1} + \frac{1}{r_2} \right) \right]^{1/2} \quad (2.14)$$

การที่สมการนี้มีเครื่องหมายเป็นลบ แสดงให้เห็นว่าเป็นความเค้นกด (Compression Stress)

2.2.3 สมการความเค้นของ AGMA (AGMA Stress Equations)

มีสมการความเค้นพื้นฐาน 2 สมการ ที่ถูกนำมาใช้ในวิธีการของ AGMA คือ สมการความเค้นดัดและสมการความเค้นสัมผัส ความเค้นเหล่านี้ AGMA ตั้งชื่อว่า “หมายเลขความเค้น (Stress number)” โดยใช้ตัวอักษร s ตัวพิมพ์เล็ก แทนตัวอักษรกรีก σ ที่เราใช้ในรายงานการวิจัยครั้งนี้ โดยสมการพื้นฐานสำหรับความเค้นดัด (bending stress) คือ

$$\sigma = \begin{cases} w' K_o K_v K_s \frac{P_d}{F} \frac{K_m K_B}{Y_J} & (\text{U.S. customary unit}) \\ w' K_o K_v K_s \frac{1}{bm_i} \frac{K_H K_B}{Y_J} & (\text{SI unit}) \end{cases} \quad (2.15)$$

เมื่อ w' = โหลดในแนวสัมผัสที่ส่งกำลัง, lbf (N)

K_o = แฟกเตอร์แก้โหลดเกินกำลัง (Overload Factor)

K_v = ไอนามิกแฟกเตอร์ (Dynamic Factor)

K_s = แฟกเตอร์แก้ขนาด (Size Factor)

P_d = จำนวนพิทซ์

F = ความกว้างหน้าฟัน, in (mm)

K_m = แฟกเตอร์การกระจายของโหลด

K_s = แฟกเตอร์ขอบความหนา (rim – thickness Factor)

J = แฟกเตอร์รูปทรงเรขาคณิต ซึ่งรวมความเค้นหนาແเน่นที่เว้าโคนฟันไว้

และสมการพื้นฐานของความเค้นสัมผัส (contact stress) คือ

$$\sigma_c = \begin{cases} C_p \sqrt{w^t K_o K_v K_s \frac{K_m}{d_p F} \frac{C_f}{I}} & (\text{U.S. customary unit}) \\ Z_E \sqrt{w^t K_o K_v K_s \frac{K_H}{d_{wl} b} \frac{Z_R}{I}} & (\text{SI unit}) \end{cases} \quad (2.16)$$

เมื่อ $C_p(Z_E)$ = สัมประสิทธิ์ความขีดหยุ่น, $\sqrt{\text{lbf/in}^2}$ ($\sqrt{\text{N/mm}^2}$)

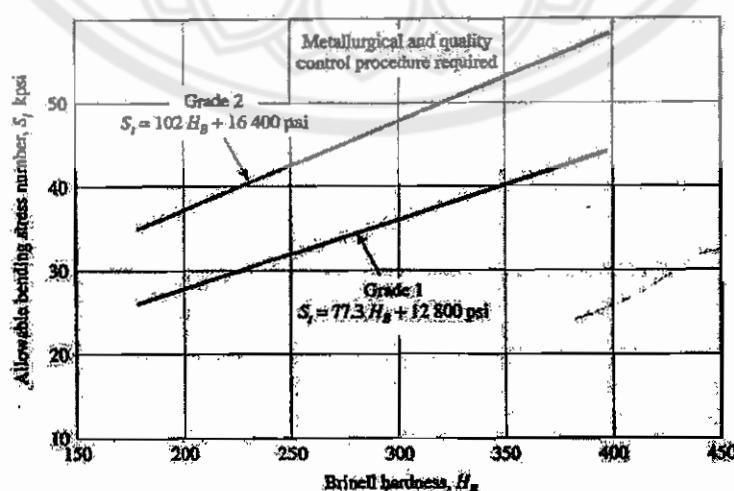
$C_f(Z_R)$ = แฟกเตอร์สภาพพื้นผิวของฟันเพื่อง

$d_p(d_{wl})$ = เส้นผ่านศูนย์กลางพิทักษ์ของพีเนียน, in (mm)

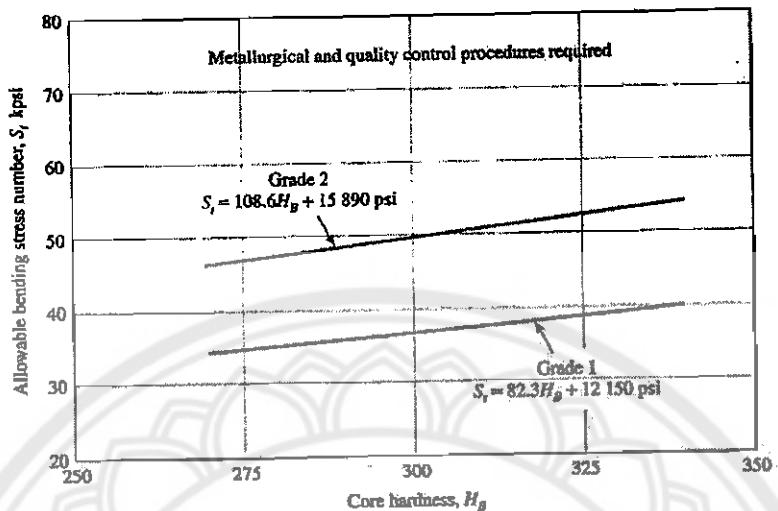
$I(Z_f)$ = แฟกเตอร์รูปทรงเรขาคณิตสำหรับความด้านทาน Pitting

2.2.4 สมการความด้านทานของ AGMA

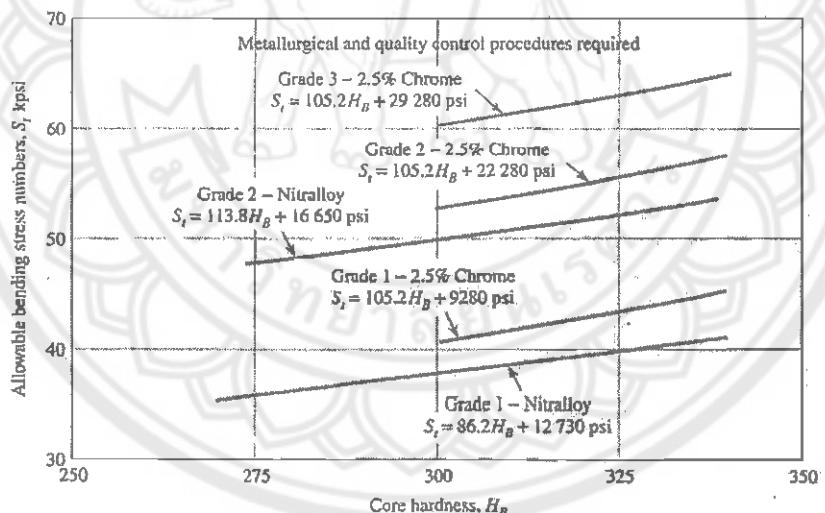
AGMA จะใช้คำว่าความเค้นที่ยอมรับได้ (allowable stress number) แทนความหนาแน่นของความด้านทานแรง โดยใช้สัญลักษณ์ S_a และใช้สัญลักษณ์ S_r แทนความด้านทานแรงดักของ AGMA ซึ่งหาได้จาก群ที่ 2.3, 2.4 และ 2.5 และจากตารางที่ 2.2, 2.3 นอกจากนี้ความด้านทานแรงของ AGMA จึงควรใช้เฉพาะในปัจจุบันที่เกี่ยวกับเพื่องเท่านั้น



รูปที่ 2.3 ความด้านทานแรงของเพื่องเหล็กกล้า through-hardened steel [1]



รูปที่ 2.4 ความต้านทานแรงของเพื่องเหล็กกล้า AISI 4140 และ AISI 4340 [1]



รูปที่ 2.5 ความต้านแรงสำหรับเพื่อง nitriding steel [1]

ตารางที่ 2.2 ความต้านแรงดัดกระทำขึ้น S_t สำหรับเพื่องเหล็กกล้าที่ 10^7 รอบ และความหนาเชื่อถือ 0.99

Source : ANSI/AGMA 2001-C95 [1]

Material Designation	Heat Treatment	Minimum Surface Hardness	Allowable Bending Stress Number S_t , psi		
			Grade 1	Grade 2	Grade 3
Steel	Through-hardened	See Fig. 2.3	See Fig. 2.3	See Fig. 2.3	-
	Flame or induction hardened with type A pattern	See Table 8*	45,000	55,000	-
	Flame or induction hardened with type B pattern	See Table 8*	22,000	22,000	-
	Carburized and hardened	See Table 9*	55,000	65,000 or 70,000	75,000
	Nitrided (through-hardened steels)	83.5 HR15N	See Fig. 2.4	See Fig. 2.4	-
Nitralloy 135M, Nitralloy N, and 2.5% chrome (no aluminum)	Nitrided	87.5 HR15N	See Fig. 2.5	See Fig. 2.5	See Fig. 2.5

ตารางที่ 2.3 ความต้านแรงดัดกระทำข้าม S, สำหรับเพียงเหล็กหล่อและบรอนซ์ที่ 10^7 รอบ และความนำเชื้อถือ 0.99 Source : ANSI/AGMA 2001-C95 [1]

Material	Material Designation	Heat Treatment	Typical Minimum Surface Hardness	Allowable Bending Stress Number S_t , psi
ASTM A48 gray cast iron	Class 20	As cast	-	5,000
	Class 30	As cast	174 HB	8,500
	Class 40	As cast	201 HB	13,000
ASTM A536 ductile (nodular) Iron	Grade 60-40-18	Annealed	140 HB	22,000-33,000
	Grade 80-55-06	Quenched and tempered	179 HB	22,000-33,000
	Grade 100-70-03	Quenched and tempered	229 HB	27,000-40,000
	Grade 120-90-02	Quenched and tempered	269 HB	31,000-44,000
Bronze		Sand cast	Minimum tensile strengths 40,000 psi	5,700
	ASTM B-148 Alloy 954	Heat treated	Minimum tensile strengths 90,000 psi	23,600

ในวิธีการของ AGMA ค่าความต้านแรงจะถูกปรับปรุงโดยแฟกเตอร์ต่างๆ ที่ทำให้ความต้านแรงดัดและความต้านแรงที่ผิวสัมผัสมีจีดักมากขึ้น ถ้าใช้สัญลักษณ์ σ_{all} แทนความเก็บดัดที่ยอมรับได้ และใช้ $\sigma_{c,all}$ แทนความเก็บดัดที่ยอมรับได้ จะสามารถเขียนสมการความเก็บดัดที่ยอมรับได้ของ AGMA ได้ดัง

$$\sigma_{all} = \begin{cases} \frac{S_t}{S_F} \frac{Y_N}{K_T K_R} & (\text{U.S. customary unit}) \\ \frac{\sigma_{FP}}{S_F} \frac{Y_N}{Y_\theta Y_Z} & (\text{SI unit}) \end{cases} \quad (2.17)$$

เมื่อ $S_t(\sigma_{FP})$ = ความต้านทานแรงดัดของ AGMA, lbf/in² (N/mm²)

Y_N = แฟกเตอร์แก้ไขรับความเก็บดัด

$K_T(Y_\theta)$ = แฟกเตอร์แก้ไขอุณหภูมิ

$K_R(Y_Z)$ = แฟกเตอร์ความนำเชื้อถือ

S_F = แฟกเตอร์ความปลอดภัยของ AGMA, อัตราส่วนความเสี่้อน

สมการความเสี่้อนสัมผัสที่ยอมรับได้ $\sigma_{C,all}$ คือ

$$\sigma_{C,all} = \begin{cases} \frac{S_c}{S_H} \frac{Z_N C_H}{K_T K_R} & (\text{U.S. customary unit}) \\ \frac{\sigma_{HP}}{S_H} \frac{Z_N Z_W}{Y_\theta Y_Z} & (\text{SI unit}) \end{cases} \quad (2.18)$$

เมื่อ $S_c(\sigma_{HP})$ = ความต้านแรงที่ผิวสัมผัสของ AGMA, lbf/in² (N/mm²)

Z_N = แฟกเตอร์แก้วงรอบการรับความเสี่้อนดัด

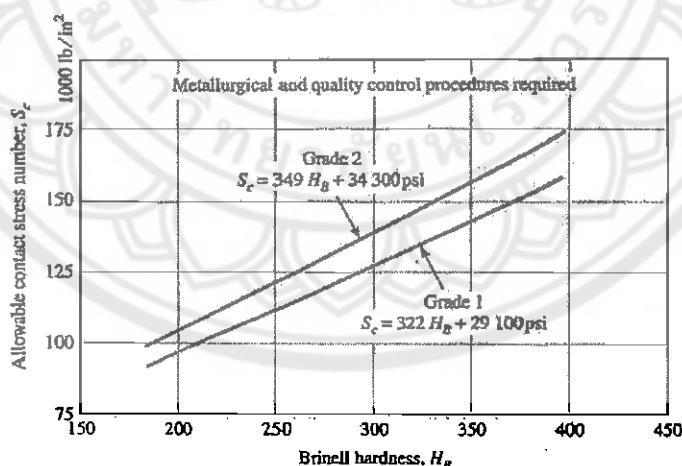
$C_H(Z_W)$ = แฟกเตอร์อัตราส่วนความเสี่้อนสำหรับ Pitting

$K_T(Y_\theta)$ = แฟกเตอร์แก้อุณหภูมิ

$K_R(Y_Z)$ = แฟกเตอร์ความน่าเชื่อถือ

S_H = แฟกเตอร์ความปลอดภัยของ AGMA, อัตราส่วนความเสี่้อน

ค่าความต้านทานแรงที่ผิวสัมผัสของ AGMA ที่ใช้สัญลักษณ์ S_c หาได้จากรูปที่ 2.6 และตารางที่ 2.4 ถึง 2.6



รูปที่ 2.6 ความต้านทานการสัมผัสต้า สำหรับเพียงเหล็กกล้าที่ 10^7 รอบ และความน่าเชื่อถือ 0.99 [1]

ตารางที่ 2.4 อุณหภูมิที่ใช้ในการทำ Nitriding และค่าความแข็ง [1]

Steel	Temperature before nitriding, °F	Nitriding, °F	Hardness, Rockwell C Scale	
			Case	Core
Nitralloy 135*	1,150	975	62-65	30-35
Nitralloy 135M	1,150	975	62-65	32-36
Nitralloy M	1,000	975	62-65	40-44
AISI 4340	1,100	975	48-53	27-35
AISI 4140	1,100	975	49-54	27-35
31 Cr Ma V9	1,100	975	58-62	27-33

ตารางที่ 2.5 ความต้านทานแรงสัมผัสระทำชำ้า สำหรับเพียงเหล็กกล้าที่ 10^7 รอบ และความหนาเชื่อมือ 0.99 [1]

Material Designation	Heat Treatment	Minimum Surface Hardness	Allowable Contact Stress Number, S_c , psi		
			Grade 1	Grade 2	Grade 3
Steel	Through-hardened	See Fig. 2.6	See Fig. 2.6	See Fig. 2.6	-
	Flame or induction hardened	50 HRC	170,000	190,000	-
		54 HRC	175,000	195,000	-
	Carburized and hardened	See Table 9*	180,000	225,000	275,000
	Nitrided (through-hardened steels)	83.5 HR15N	150,000	163,000	175,000
		84.5 HR15N	155,000	168,000	180,000
2.5% chrome (no aluminum)	Nitrided	87.5 HR15N	155,000	172,000	180,000
Nitralloy 135M	Nitrided	90.0 HR15N	170,000	183,000	195,000
Nitralloy N	Nitrided	90.0 HR15N	172,000	188,000	205,000
2.5% chrome (no aluminum)	Nitrided	90.0 HR15N	176,000	196,000	216,000

ตารางที่ 2.6 ความต้านทานแรงสัมผัสระทำขึ้น S_c สำหรับเพียงเหล็กหล่อและบรรอนชั้งที่ 10^7 รอบ และความนำเข้าถือ 0.99 [1]

Material	Material Designation	Heat Treatment	Typical Minimum Surface Hardness	Allowable Contact Stress Number S_c , psi
ASTM A48 gray cast iron	Class 20	As cast	-	50,000- 60,000
	Class 30	As cast	174 HB	65,000-75,000
	Class 40	As cast	201 HB	75,000-85,000
ASTM A536 ductile (nodular) iron	Grade 60-40-18	Annealed	140 HB	77,000-92,000
	Grade 80-55-06	Quenched and tempered	179 HB	77,000-92,000
	Grade 100-70-03	Quenched and tempered	229 HB	92,000- 112,000
	Grade 120-90-02	Quenched and tempered	269 HB	103,000-126,000
Bronze	-	Sand cast	Minimum tensile strengths 40,000 psi	30,000
	ASTM B-148 Alloy 954	Heat treated	Minimum tensile strengths 90,000 psi	65,000

เมื่อให้ค่าทำขึ้นกับเพียงที่ไม่ได้ทำงาน AGMA แนะนำให้ใช้ค่า S_c เพียง 70% ซึ่งอัตราส่วนเทียบได้กับ $1/0.70 = 1.43$ เท่ากับค่า k_c

2.2.5 แฟกเตอร์รูปทรงเรขาคณิต I และ J

จากการที่ได้เห็นมาแล้วว่าแฟกเตอร์ Y ในสมการของลูอิสจะเป็นผลกระแทบจากรูปร่างของพื้นเพียง สมการของ AGMA ได้กำหนดให้ใช้แฟกเตอร์ I และ J ในวัตถุประสงค์เดียวกัน แต่จะมีความเที่ยงตรงมากยิ่งขึ้น ซึ่งค่า I และ J จะขึ้นอยู่กับอัตราส่วนหน้าสัมผัสด (face - contact ratio - m_F) ซึ่ง

$$m_F = F/p_x \quad (2.19)$$

สำหรับเพียงพื้นตรง $m_F = 0$ และเพียงพื้นเฉียงที่มีอัตราส่วนหน้าสัมผัสดต่ำ (Low - contact ratio ; LCR) จะหมายถึง $m_F \leq 1$ ซึ่งจะมีมุนีคลิน้อย หรือมีความกว้างของหน้าพื้นน้อย หรือหัก

2 อ่าย่าง เพื่องลักษณะนี้จะทำให้เกิดเสียงดังที่ไม่แตกต่างจากเพื่องพื้นตรงมากนัก จึงยังไม่พิจารณาในที่นี่ ดังนั้น ในที่นี้จะพิจารณาเฉพาะเพื่องตรงที่มีค่า $m_F = 0$ และเพื่องเฉียงที่มีค่า $m_F > 1$

แฟกเตอร์รากคูณของความต้านทานแรงดัน (J)

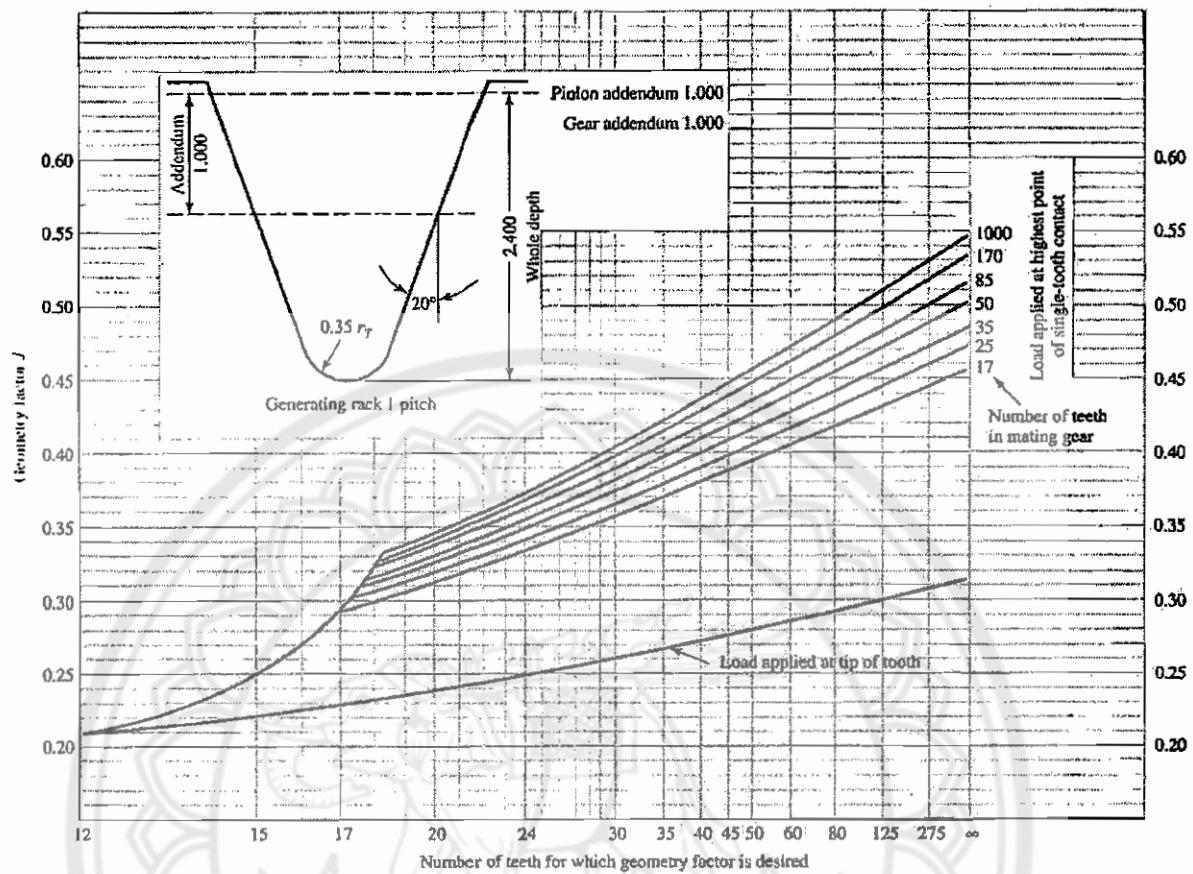
AGMA ได้กำหนดแฟกเตอร์ J โดยรวมแฟกเตอร์ความเกินหนาแน่นล้ำ (fatigue stress concentration factor - K_f) และผลของอัตราส่วนช่วยกันรับโหลด (load – sharing ratio - m_N) ไว้ด้วยกัน ดังนี้

$$J = \frac{Y}{K_f m_N} \quad (2.20)$$

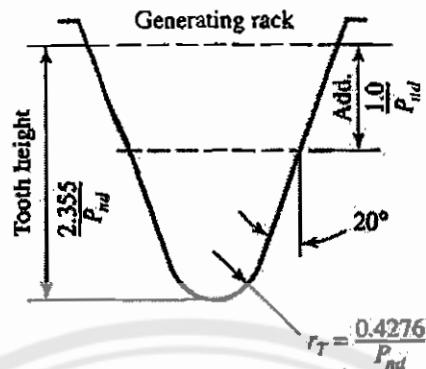
ให้สังเกตว่าค่า Y ในสมการที่ (2.20) ไม่ใช่แฟกเตอร์ของสมการถูกอีสโดยสิ้นเชิง แต่จะหาได้จากโครงสร้างของໂປຣໄຟລີ່ພິນເື່ອໃນຮະນາບຕັ້ງຈາກ และอยู่บนພື້ນຫຼາຍຂອງຈຸດສູງສຸດທີ່ໜ້າພິນເື່ອງຄູ່ທີ່ນີ້ສັມຜັກດາມແນວສັມຜັສ m_p , อัตราส่วนการສັມຜັສຂອງໜ້າພິນ m_F , ผลที่เกิดจากการปรับปรุงໂປຣໄຟລີ່ ແລະ การທຽດຕັວອີງພິນເື່ອງສໍາຮັບເື່ອງຕຽງ $m_N = 1$ ແລະ ສໍາຮັບເື່ອງພິນເລື່ອງທີ່ມີອັຕາສ່ວນການສັມຜັສຂອງໜ້າພິນ $m_F > 2.0$ ຈະหาค่า m_N ໄດ້ຈາກ

$$m_N = \frac{p_N}{0.95Z} \quad (2.21)$$

เมื่อ p_N คือระบบพิทช້ຽນ และ Z คือความยาวຂອງແນວກາງกระทำໃນຮະນາບການສັມຜັສ ໃຫ້ใช้รูปที่ 2.7 ໃນກາරหาค่า J ສໍາຮັບເື່ອງພິນຕຽງທີ່ມີມຸນກົດດັນ 20° ແລະ ມີອັຕາສ່ວນການສັມຜັສໜ້າພິນ $m_F > 2.0$



รูปที่ 2.7 แฟกเตอร์ J สำหรับเพื่องฟันตรง (Source : ANSI/AGMA 218.01.) [1]

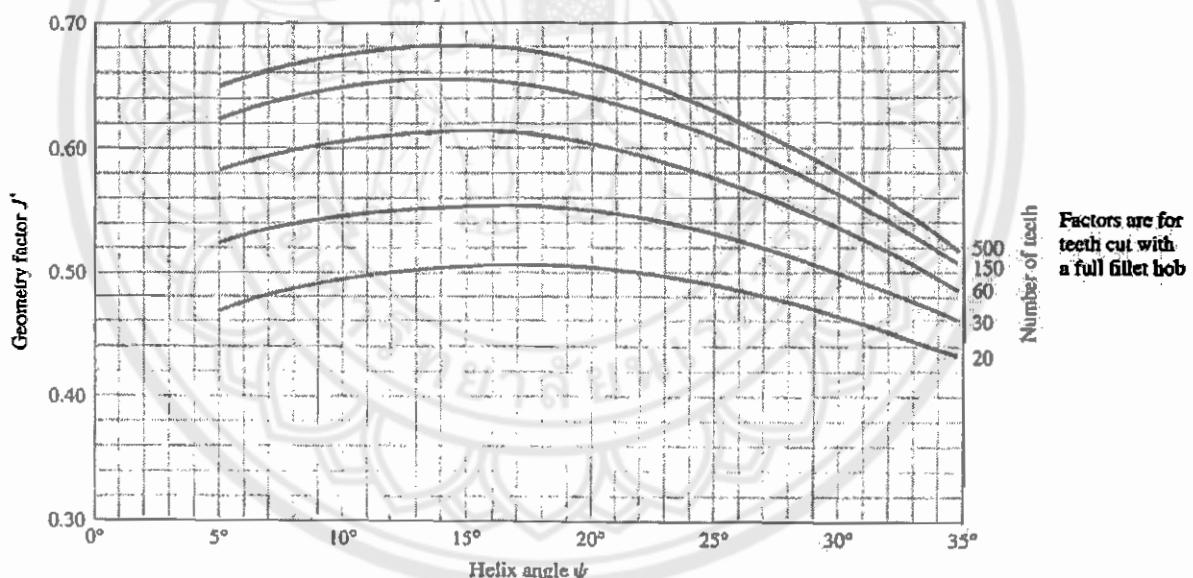


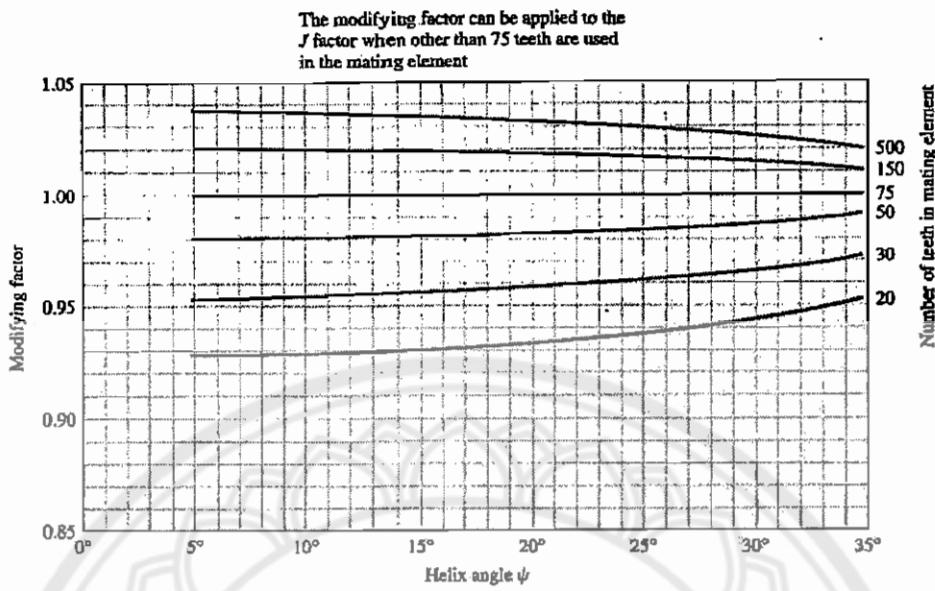
(ก) พินเพียงพินเฉียง

$$m_N = \frac{P_N}{0.95Z}$$

Value for Z is for an element of indicated numbers of teeth and a 75-tooth mate

Normal tooth thickness of pinion and gear tooth each reduced 0.024 in to provide 0.048 in total backlash for one normal diametral pitch

(ก) แฟกเตอร์ J' สำหรับเพียงพินเฉียงรูปที่ 2.8 แฟกเตอร์ J' สำหรับเพียงพินเฉียง (Source : ANSI/AGMA 218.01.) [1]



รูปที่ 2.9 ตัวคูณแฟกเตอร์ J' สำหรับใช้ร่วมกับรูปที่ 2.8 ในการหาค่าแฟกเตอร์ J [1]

แฟกเตอร์เรขาคณิตของความต้านทานแรงที่ผิวสัมผัส (I)

$$\frac{1}{r_1} + \frac{1}{r_2} = \frac{2}{\sin\theta_t} \left(\frac{1}{d_p} + \frac{1}{d_G} \right) \quad (2.22\text{ก})$$

ถ้ากำหนดให้อัตราส่วนความเร็ว $m_G = N_G/N_P = d_G/d_p$ จะเปลี่ยนสมการ (2.22ก) ได้เป็น

$$\frac{1}{r_1} + \frac{1}{r_2} = \frac{2}{d_p \sin\theta_t} \left(\frac{m_G+1}{m_G} \right) \quad (2.22\text{ข})$$

แทนค่าสมการ (2.22ข) ลงในผลบวกของสมการที่ (2.14)

$$\sigma_c = -\sigma_c = C_p \left[\frac{K_v W^t}{d_p F} \frac{1}{\frac{\cos\theta_t \sin\theta_t}{2} \frac{m_G}{m_G+1}} \right] \quad (2.22\text{ค})$$

แทนค่าสมการเรขาคณิต I สำหรับเพื่องที่มีฟันเพื่องภายนอกและเพื่องฟันเฉียงคือตัวหารของเทอมที่สองในวงเล็บใหญ่ของสมการ (2.22ค) เมื่อเพิ่มค่าอัตราส่วนช่วยกันรับโหลด m_N เข้าไปจะได้สมการหาแฟกเตอร์เรขาคณิต I ดังนี้

$$I = \begin{cases} \frac{\cos\theta_t \sin\theta_t}{2m_N} \frac{m_G}{m_G+1}, & \text{สำหรับเพื่องที่มีฟันภายอก} \\ \frac{\cos\theta_t \sin\theta_t}{2m_N} \frac{m_G}{m_G-1}, & \text{สำหรับเพื่องที่มีฟันภายใน} \end{cases} \quad (2.23)$$

สำหรับเพื่องฟันตรง $m_N = 1$ และในการแก้สมการที่ (2.21) จะใช้

$$p_z = p_n \cos\theta_n \quad (2.24)$$

เมื่อ p_n คือวงกลมพิทช์ในแนวตั้งจาก และถ้าไม่ทราบโครงสร้าง PROFILE ของฟันเพื่อง จะสามารถหาค่า Z สำหรับใช้ในสมการที่ (2.21) ได้จาก

$$Z = \left[(r_p + a)^2 - r_{bp}^2 \right]^{1/2} + \left[(r_g + a)^2 - r_{bg}^2 \right]^{1/2} - (r_p + r_g) \sin\theta_i \quad (2.25)$$

เมื่อ r_p และ r_g คือรัศมีพิทช์ r_{bp} และ r_{bg} รัศมีวงกลมฐานของพินเนียน (pinion) และเพื่อง โดยรัศมีวงกลมฐาน คือ

$$r_b = r \cos\theta \quad (2.26)$$

ในการใช้สมการที่ (2.25) มีข้อควรระวังดังนี้ คือ PROFILE ของคู่ฟันเพื่องจะไม่บวกกัน ต่ำกว่าวงกลมฐาน ดังนั้น ถ้าค่าในเทอมแรกหรือเทอมแรกบวกเทอมที่สองมีค่ามากกว่าค่าในเทอมที่สาม ให้ใช้ค่าในเทอมที่สาม นอกจานี้ในบางกรณีการบวกกันของฟันเพื่องที่อยู่นอกรัศมีอาจมีระยะห่างอย กว่า $r + a$ เช่น กรณีที่มีการตัดปลายฟันให้โค้งมน ดังนั้น ในกรณีนี้ให้ใช้ค่าระยะที่อยู่นอกรัศมีไม่ใช่ $r + a$

2.2.6 สัมประสิทธิ์ความยืดหยุ่น (Elastic Coefficient), C_p

สามารถคำนวณหาค่าสัมประสิทธิ์ความยืดหยุ่นได้โดยตรงจากสมการที่ (2.13) หรือใช้ตารางที่ 2.7

ตารางที่ 2.7 สัมประสิทธิ์ความยืดหยุ่น $C_p (Z_B)$, ในหน่วย $\sqrt{\text{psi}}$ ($\sqrt{\text{MPa}}$) Source : AGMA 218.01 [1]

Pinion Material	Pinion Modulus of Elasticity E_p Psi (MPa)*	Gear Material and Modulus Of Elasticity E_G , Lbf/in ² (MPa)*					
		Steel	Malleable Iron	Nodular Iron	Cast Iron	Aluminum	Tin Bronze
Steel	30×10^6 (2×10^5)	2,300 (191)	2,180 (181)	2,160 (179)	2,100 (174)	1,950 (162)	1,900 (158)
Malleable iron	25×10^6 (1.7×10^5)	2,180 (181)	2,090 (174)	2,070 (172)	2,020 (168)	1,900 (158)	1,850 (154)
Nodular iron	24×10^6 (1.7×10^5)	2,160 (179)	2,070 (172)	2,050 (170)	2,000 (166)	1,880 (156)	1,830 (152)
Cast iron	22×10^6 (1.5×10^5)	2,100 (174)	2,020 (168)	2,000 (166)	1,960 (163)	1,850 (154)	1,800 (149)
Aluminum bronze	17.5×10^6 (1.2×10^5)	1,950 (162)	1,900 (158)	1,880 (156)	1,850 (154)	1,750 (145)	1,700 (141)
Tin bronze	16×10^6 (1.1×10^5)	1,900 (158)	1,850 (154)	1,850 (152)	1,800 (149)	1,700 (141)	1,650 (137)

2.2.7 ไอนามิกแฟกเตอร์ (Dynamic Factor), K_d

ไอนามิกแฟกเตอร์เป็นค่าที่ใช้สำหรับแก้ไขความไม่เที่ยงตรงเนื่องจากการผลิตฟันเฟือง และการขบกันของฟันเฟือง ในการส่งกำลังจะวัดจากความเร็วเชิงมุมของคู่เฟืองที่ขบกัน ซึ่งความคลาดเคลื่อนในการส่งกำลัง (Transmission error) จะเป็นผลจากสิ่งต่างๆ ดังต่อไปนี้

- ความไม่เที่ยงตรงในการผลิต ซึ่งประกอบด้วยความคลาดเคลื่อนของช่องว่างระหว่างฟันและรูปร่างของฟัน
- ความเร็วในแนวพิธช์ และความเร็วรอบในการหมุน
- การสึกหรอ และการเปลี่ยนแปลงรูปร่างอย่างถาวรส่วนที่สัมผัสนกันของคู่ฟันเฟือง
- เพลาเฟืองไม่ได้ศูนย์ หรือเกิดการทรุดตัว ไม่มีสมดุลทางไอนามิก
- แรงเสียดทานที่ฟันเฟือง

การควบคุมผลกระทบต่างๆ เหล่านี้ AGMA ได้กำหนดชุดของหมายเลขควบคุมคุณภาพ (quality – control numbers) เพื่อระบุค่าผิดพลาดที่ยอมรับได้สำหรับเฟืองขนาดต่างๆ โดยเพื่อง

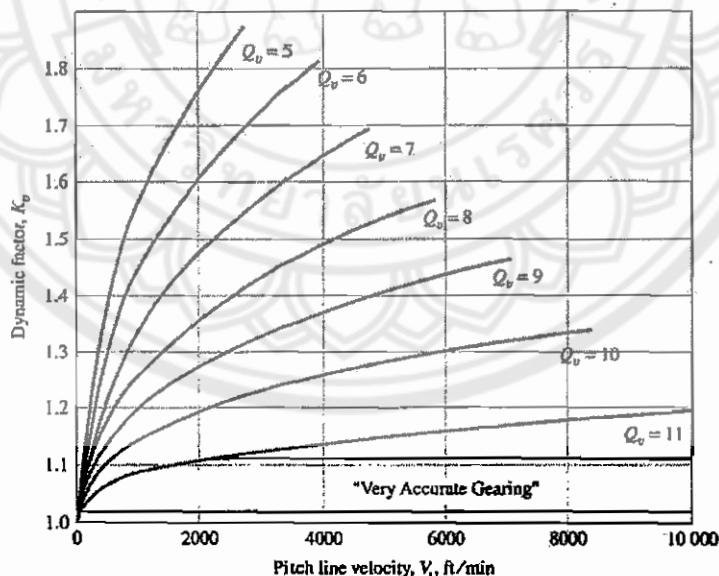
ที่ผลิตขึ้นเพื่อการคำนวณต้องมีคุณภาพอยู่ในระดับ 3-7 ส่วนคุณภาพในระดับที่ 8-12 จะถือว่าเป็นเพียงที่มีความเที่ยงตรงสูง นอกจากนั้น AGMA ยังได้กำหนดชุดหมายเลขแสดงระดับความเที่ยงตรงในการส่งกำลัง (transmission accuracy - level number - Q_v) โดยมีระดับความเที่ยงตรงในลักษณะเดียวกับหมายเลขความคุณคุณภาพ เมื่อ $A = 50 + 56(I-B)$ และ $B = 0.25(12-Q_v)^{2/3}$ สมการต่อไปนี้ใช้ในการหาไดนามิกแฟกเตอร์บนพื้นฐานของหมายเลข Q_v

$$K_v = \begin{cases} \left(\frac{A+\sqrt{V}}{A}\right)^B & , V \text{ มีหน่วยเป็น ft/min} \\ \left(\frac{A+\sqrt{200V}}{A}\right)^B & , V \text{ มีหน่วยเป็น m/s} \end{cases} \quad (2.27)$$

และความเร็วสูงสุดที่จุดสุดท้ายของเส้นโค้ง Q_v คือ

$$(V_t)_{max} = \begin{cases} [A + (Q_v - 3)]^2 & \text{ft/min} \\ \frac{[A + (Q_v - 3)]^2}{200} & \text{m/s} \end{cases} \quad (2.28)$$

รูปที่ 2.10 คือกราฟของไดนามิกแฟกเตอร์ K_v เป็นฟังก์ชันของความเร็วในแนวพิทักษ์



รูปที่ 2.10 ไดนามิกแฟกเตอร์ K_v ซึ่งมาจากการที่ (2.27)
และมีจุดสูงสุดที่หาได้จากสมการที่ (2.28) [1]

TJ
184
03857
2551



2.2.8 แฟกเตอร์แก้โหลดเกินกำลัง (Overload Factor), K_o 1.4524366

สำนักหอสมุด

แฟกเตอร์แก้โหลดเกินกำลังเป็นค่าที่กำหนดขึ้นมาเพื่อยอนให้โหลดที่กระทำจากภายนอกทั้งหมดมีค่ามากกว่าโหลดระบุในแนวสัมผัส ในบางครั้งจะเรียกแฟกเตอร์แก้โหลดเกินกำลังว่า แฟกเตอร์การประยุกต์ใช้งาน (application factor) หรือแฟกเตอร์การให้บริการ (service factor) ทั้งนี้เนื่องจากการจะหาค่าได้ก็ต้องเมื่อทดลองในการประยุกต์ใช้งานเฉพาะอย่างเท่านั้น

2 มิ.ย. 2551

2.2.9 แฟกเตอร์แก้พื้นผิวฟันเพื่อง (Surface Condition Factor), $C_f(Z_R)$

แฟกเตอร์แก้พื้นผิวจะใช้เฉลี่ยสมการความต้านทานการสึกหรอ (สมการที่ 2.16) ซึ่ง

ขึ้นอยู่กับ

- วิธีการผลิตฟันเพื่องในขั้นสุดท้าย เช่น การดัด การไส การเจียร์ใน
- ความเด็นตอกถ่าง
- ผลกระทบของความยืดหยุ่นในขั้นการเปลี่ยนแปลงรูปร่างแบบพลาสติก

ในปัจจุบันยังไม่มีการกำหนดมาตรฐานแฟกเตอร์แก้พื้นผิวฟันเพื่องไว้อย่างชัดเจน แต่หากทราบว่ามีผลกระทบที่เกิดจากลักษณะพื้นผิวของฟันเพื่อง AGMA แนะนำให้ใช้ค่า $C_f > 1$

2.2.10 แฟกเตอร์แก้ขนาด (Size Factor), K_s

แฟกเตอร์แก้ขนาดจะให้เห็นว่าเนื้อวัสดุของเพื่องจะมีความไม่สม่ำเสมอเนื่องจาก

- ขนาดของฟันเพื่อง
- เส้นผ่าศูนย์กลางของชิ้นงาน
- อัตราส่วนระหว่างขนาดของฟันเพื่องต่อเส้นผ่าศูนย์กลางของชิ้นงาน
- ความกว้างของหน้าฟันเพื่อง
- รูปแบบของพื้นที่ซึ่งเกิดความเหลี่ยม
- อัตราส่วนความลึกของเรือนเกียร์กับขนาดของฟันเพื่อง
- ความแข็งและกระบวนการผลิต

AGMA ยังไม่ได้กำหนดค่าไว้เป็นที่แน่นอน อย่างไรก็ตาม AGMA ได้แนะนำให้ใช้ค่า $K_s > 1$ ถ้าวิศวกรผู้ออกแบบมีความรู้สึกว่าขนาดของฟันเพื่องจะส่งผลกระทบต่อค่าความต้านแรง แต่ถ้าวิศวกรผู้ออกแบบไม่รู้สึกว่าขนาดของฟันเพื่องจะส่งผลกระทบต่อค่าความต้านแรง แนะนำให้ใช้ค่า $K_s = 1$

จาก $l = a + b = 2.25/P$ และความหนาแน่นของฟันเพื่อง $t = \sqrt{4Ex}$ เมื่อ $x = 3Y/2P$ หากใช้ขนาดเส้นผ่าศูนย์กลางสมมูลแทนพันเพื่องรูปสี่เหลี่ยมจะได้ $d_e = 0.808\sqrt{Ft}$ และใช้แฟกเตอร์แก้ขนาดสำหรับพิกัดความต้านทานการล้า $k_b = (d_e/0.3)^{-0.107}$ ดังนั้น แฟกเตอร์แก้ขนาด K_s ของ AGMA จะเป็นสัดส่วนของพื้นกับค่า k_b เมื่อแทนค่าต่างๆ ลงในสมการหา k_b จะได้

$$K_s = \frac{1}{k_b} = 1.192 \left(\frac{F\sqrt{Y}}{P} \right)^{0.0535} \quad (4)$$

ถ้าวิศวกรผู้ออกแบบต้องการใช้ค่าแฟกเตอร์แก้ขนาด สามารถใช้สมการ (4) ได้ แต่ถ้า K_s ที่คำนวณได้มีค่าน้อยกว่า 1 แนะนำให้ใช้ $K_s = 1$

2.2.11 แฟกเตอร์แก้การกระจายของโหลด, K_m (K_H)

แฟกเตอร์แก้การกระจายของโหลด จะช่วยปรับปรุงสมการความคื้นเพื่อแสดงให้เห็นว่าการกระจายของโหลดในแนวสัมผัสมีการกระจายอย่างไม่สม่ำเสมอ แนวคิดในการหาแฟกเตอร์การกระจายของโหลดคือจากการกำหนดให้เพื่องอยู่ที่กึ่งกลางระหว่างแบริ่งรองรับเพลาและรับโหลดแรงกระทำที่มุม 0° อย่างไรก็ตามในทางปฏิบัติบ่อมเป็นไปไม่ได้ แต่กระบวนการต่อไปนี้เป็นสิ่งที่สามารถทำได้

- กำหนดอัตราส่วนหน้าฟันต่อเส้นผ่านศูนย์กลางพิทช์สูบที่
- ประกอบเพื่อให้อัตราระหว่างแบริ่งรองรับเพลา
- ใช้เพื่องที่มีหน้าฟันกว้างมากกว่า 40 นิ้ว
- เมื่อรับโหลด ให้หน้าสัมผัสถูกดขึ้นเพิ่มความกว้างของส่วนที่เคนที่สุด

เราสามารถหาแฟกเตอร์แก้การกระจายของโหลดภายใต้เงื่อนไขต่างๆ ข้างต้นได้ดังนี้

$$K_m = 1 + C_{mc}(C_{pf}C_{pm} + C_{ma}C_e) \quad (2.30)$$

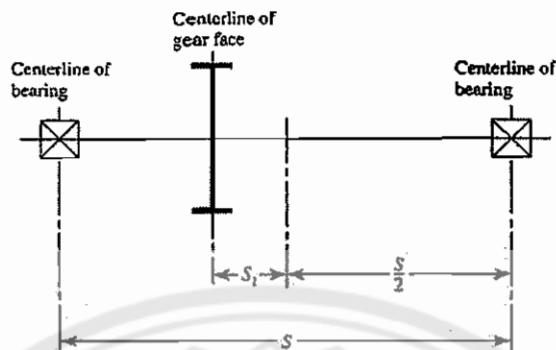
เมื่อ $C_{mc} = \begin{cases} 1 & \text{สำหรับเพื่องที่ฟันไม่แหลม} \\ 0.8 & \text{สำหรับเพื่องที่ฟันแหลม} \end{cases}$ (2.31)

$$C_{pf} = \begin{cases} \frac{F}{10d} - 0.025 & , F \leq 1 \text{ in.} \\ \frac{F}{10d} - 0.0375 + 0.0125F & , 1 < F \leq 17 \text{ in.} \\ \frac{F}{10d} - 0.1109 + 0.0207F - 0.000228F^2 & , 17 < F \leq 40 \text{ in.} \end{cases} \quad (2.32)$$

ในกรณีที่ค่า $F/(10d) < 0.05$ ให้ใช้ $F/(10d) = 0.05$

$$C_{pm} = \begin{cases} 1 & , \text{สำหรับ Pinion ที่วงท่ามุนเป็นแจกที่มีค่า } S_1/S < 0.175 \\ 1.1 & , \text{สำหรับ Pinion ที่วงท่ามุนเป็นแจกที่มีค่า } S_1/S < 0.175 \end{cases} \quad (2.33)$$

สำหรับค่าจำกัดความ S และ S_1 ให้ดูจากรูปที่ 2.11



รูปที่ 2.11 ระยะ S และ S_1 [1]

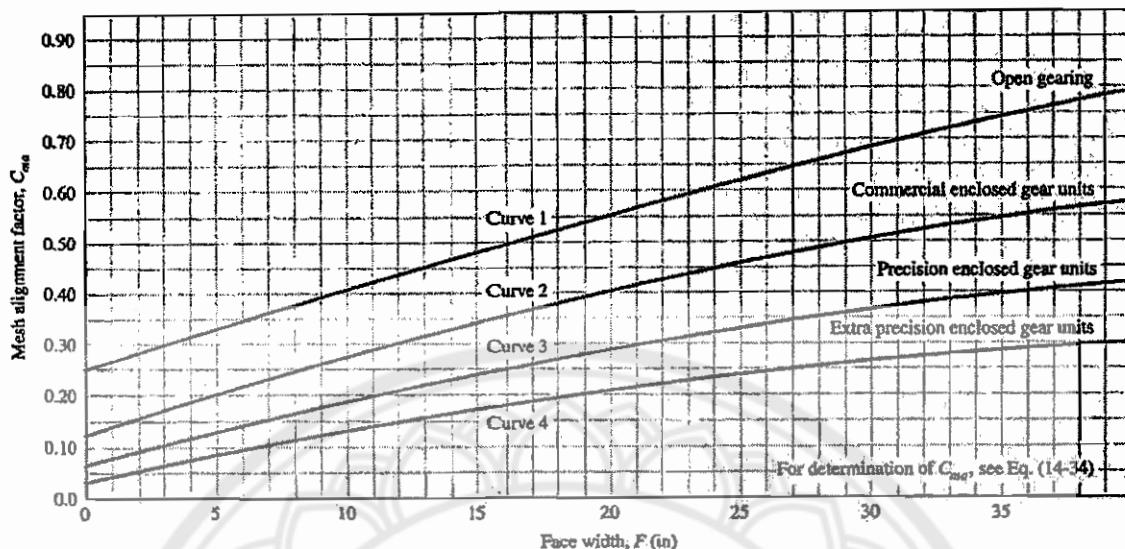
$$C_{ma} = A + BF + CF^2 \quad (\text{สำหรับค่า } A, B \text{ และ } C \text{ ให้ดูจากตาราง 2.8}) \quad (2.34)$$

ตารางที่ 2.8 ค่า A , B และ C ที่ได้จากการทดลอง Source : ANSI/AGMA 2006 – C95 [1]

Condition	A	B	C
Open gearing	0.247	0.0167	-0.765(10^{-4})
Commercial, enclosed units	0.127	0.0158	-0.930(10^{-4})
Precision, enclosed units	0.0675	0.0128	-0.926(10^{-4})
Extra precision, enclosed gear units	0.00360	0.0102	-0.822(10^{-4})

*See ANSI/AGMA 2101-D04, pp. 20-22, for SI formulation.

$$C_e = \begin{cases} 0.8, & \text{สำหรับเพื่อที่มีการปรับแต่งในขณะติดตั้ง} \\ 1, & \text{สำหรับเงื่อนไขอย่างอื่น} \end{cases} \quad (2.35)$$



รูปที่ 2.12 แฟกเตอร์ C_{ma} (Source : ANSI/AGMA 2006 – C95) [1]

2.2.12 แฟกเตอร์แก้อัตราส่วนความแข็ง, C_H

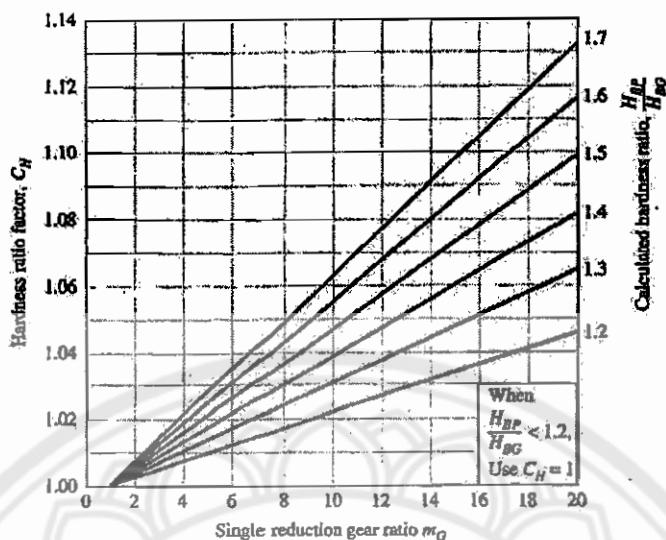
โดยทั่วไปพินเนียน (pinion) จะมีจำนวนฟันน้อยกว่าเกียร์ จึงต้องหมุนด้วยจำนวนรอบมากกว่า ดังนั้น ฟันเพียงแต่ลําชีของพินเนียน (pinion) จะได้รับความเห็นสัมผัสในวงรอบที่มากกว่า ถ้าทั้งพินเนียนและเกียร์ได้รับการชุบแข็งตลอด (through - hardened) เราสามารถทำให้ความต้านแรงที่ผิวสัมผัสมีการกระจายอย่างสม่ำเสมอ ได้โดยการชุบพินเนียนให้แข็งมากกว่าเกียร์ และในทำนองเดียวกัน เราสามารถที่จะชุบผิวแข็ง (surface - hardened) ของฟันพินเนียนให้มีความแข็งมากกว่าเกียร์ได้ เช่นเดียวกัน ดังนั้น แฟกเตอร์แก้อัตราส่วนความแข็ง C_H จึงใช้กับเพียงเกียร์เท่านั้น โดยมีวัตถุประสงค์เพื่อปรับแต่งค่าความต้านแรงสำหรับผลกระทบที่เกิดจากความแข็งของพินเนียน ซึ่งหาได้จาก

$$C_H = 1.0 + A'(m_G - 1.0) \quad (2.36)$$

เมื่อ $A' = 8.98(10^{-3}) \left(\frac{H_{BP}}{H_{BG}} \right) - 8.29(10^{-3}) ; 1.2 \leq \frac{H_{BP}}{H_{BG}} \leq 1.7$

H_{BP} และ H_{BG} คือค่าความแข็งในสเกล Brinell (identer 10-mm ball ที่โหลด 3,000 kg) ของพินเนียนและเพียงตามลำดับ ส่วน m_G คืออัตราส่วนความเร็วที่หาได้จากสมการที่ 2.22

รูปที่ 2.13 เป็นกราฟของสมการที่ 2.36 สำหรับ $\frac{H_{BP}}{H_{BG}} < 1.2, A' = 0$ และ $\frac{H_{BP}}{H_{BG}} > 1.2, A' = 0.00698$

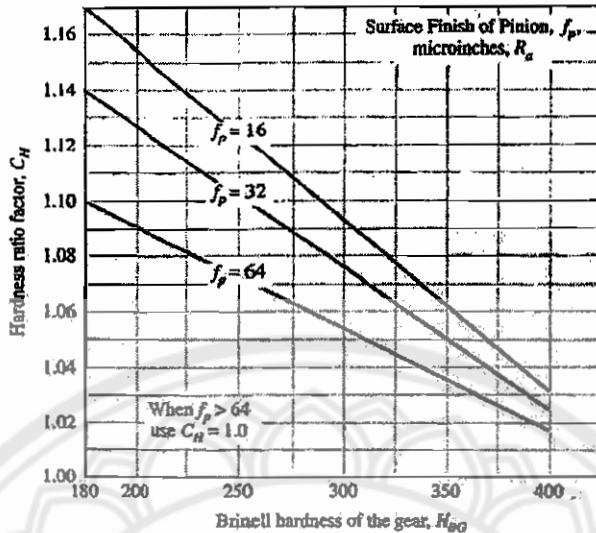


รูปที่ 2.13 แฟกเตอร์แก้อัตราส่วนความแข็ง (C_H) สำหรับเพื่องชูบแข็ง (through-hardened) [1]

เมื่อพินิยน (pinion) ได้รับการชูบผิวฟันแข็ง (surface - hardened) ให้มีความแข็งในสเกล Rockwell มากกว่า 48 (C48) ทำงานร่วมกับเพื่องที่ได้รับการชูบแข็ง (through – hardened) ให้มีความแข็งในสเกล Brinell ระหว่าง 180 – 400 จะเกิดผลกระแทบเนื่องจากความแข็ง และค่า C_H จะเป็นพังก์ชันของถักขยะผิวฟันของพินิยน f_p และความแข็งของคู่เพื่องที่ขบกันคือ

$$C_H = 1 + B'(450 - H_{BG}) \quad (2.37)$$

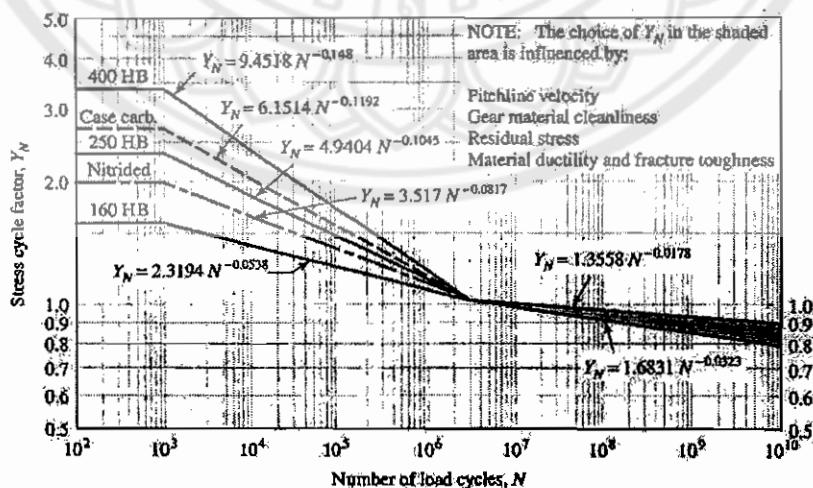
เมื่อ $B' = 0.00075 \exp[-0.0112f_p]$ และ f_p คือถักขยะของผิวฟันที่แสดงค่าเป็นรากที่สองของความหยาบ (roughness- R_a) รูปที่ 2.14 และแสดงความสัมพันธ์ของสมการที่ (2.37)



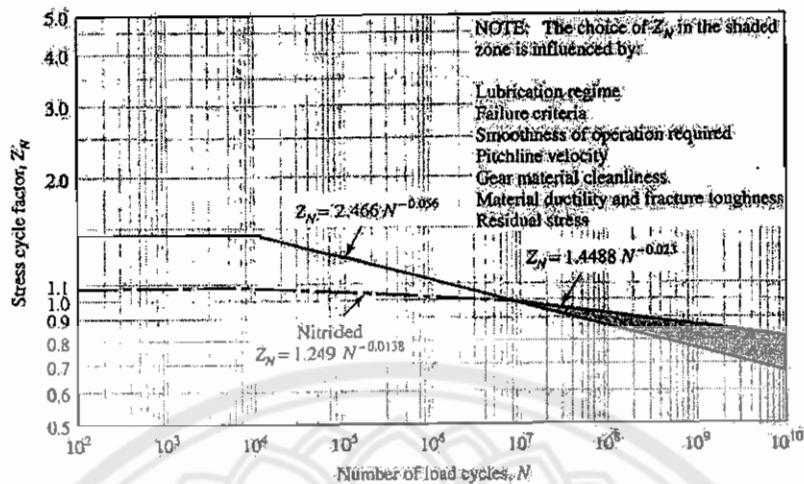
รูปที่ 2.14 แฟกเตอร์แก้อัตราส่วนความแข็ง (C_H) สำหรับพื้นผิวนอกพิวแข็ง (surface-hardened) [1]

2.2.13 แฟกเตอร์แก้วงรับการกระทำของความเค้น Y_N และ Z_N

ค่าความด้านแรงของ AGMA ที่กล่าวมาแล้วข้างต้น ไม่ว่าจะเป็นความด้านทานการดัด ถ้าหรือความด้านทานความสัมผัสถ้า จะมาจากพื้นฐานของรับการกระทำขึ้นของโหลด 10^7 รอบ ดังนั้น ถ้าวิศวกรผู้ออกแบบต้องการที่จะออกแบบเพื่องให้มีวงรับอายุการใช้งานที่แตกต่างไปจาก 10^7 รอบ จะต้องใช้แฟกเตอร์แก้วงรับการกระทำของความเค้นคัด Y และแฟกเตอร์แก้วงรับการกระทำของความเค้นสัมผัส Z_N เพื่อปรับปรุงค่าความด้านทานแรงของ AGMA นั่นคือ สำหรับวงรับการกระทำของความเค้น 10^7 รอบ คือ $Y_N = Z_N = 1$ รูปที่ 2.15 และรูปที่ 2.16 แสดงค่าแฟกเตอร์ Y_N และ Z_N



รูปที่ 2.15 แฟกเตอร์แก้วงรับการกระทำของความเค้นอัด Y_N [1]



รูปที่ 2.16 แฟกเตอร์แก้วรองการกระซิบของความเก็บอัด Z_N [1]

2.2.14 แฟกเตอร์ความน่าเชื่อถือ (Reliability Factor), K_R

แฟกเตอร์ความน่าเชื่อถือ ใช้สำหรับแก้ผลผลกระทบที่เกิดจากค่าทางสถิติสำหรับความเสียหายเนื่องจากการล้าของวัสดุ ค่าความต้านแรง S_u และ S_c ที่กล่าวข้างต้นจะใช้พื้นฐานความน่าเชื่อถือ 99 % ตารางที่ 2.9 เป็นข้อมูลที่กองทัพเรือสหราชอาณาจักรมาสำหรับความเสียหายเนื่องจากการดัดล้า และการสัมผัสล้ำ

ตารางที่ 2.9 แฟกเตอร์ความน่าเชื่อถือ K_R [1]

Reliability	K_R
0.9999	1.50
0.999	1.25
0.99	1.00
0.90	0.85
0.50	0.70

พึงขั้นความสัมพันธ์ระหว่าง K_R กับความน่าเชื่อถือ จะมีลักษณะไม่เป็นเชิงเส้น ดังนั้น ถ้าต้องการใช้วิธีการสอดแทรกเพื่อหาค่า K_R ที่ต้องการ การใช้วิธีการสอดแทรกแบบเชิงเส้นจะทำให้ได้ค่าแบบหมายๆ เท่านั้น การแปลงค่าต่างๆ ให้อยู่ในสเกล log ที่มีความสัมพันธ์แบบเชิงเส้นจะทำให้ได้ค่าที่เที่ยงตรงมากกว่า ซึ่งเส้นที่ใช้ในการจดถนนแบบ least – square ที่เข้าได้พอดีคือ

$$K_R = \begin{cases} 0.658 - 0.0759/n(1-R) & ; 0.5 < R < 0.99 \\ 0.50 - 0.109/n(1-R) & ; 0.99 \leq R \leq 0.9999 \end{cases} \quad (2.38)$$

2.2.15 แฟกเตอร์อุณหภูมิ (Temperature Factor), K_T

สำหรับเรือนเกียร์ที่มีอุณหภูมิสูงถึง 250°F (120°C) ให้ใช้แฟกเตอร์แก้อุณหภูมิ $K_T = 1$ แต่ถ้าอุณหภูมิสูงกว่านี้ แฟกเตอร์แก้อุณหภูมิควรจะมีค่ามากกว่า 1 อย่างไรก็ตาม หากอุณหภูมิการใช้งานสูงกว่า 250°F วิศวกรผู้ออกแบบควรพิจารณาให้มีระบบการถ่ายเทความร้อน เช่น การใช้สารหล่อเย็น เป็นต้น

2.2.16 แฟกเตอร์ขอบความหนา (Rim-thickness Factor), K_B

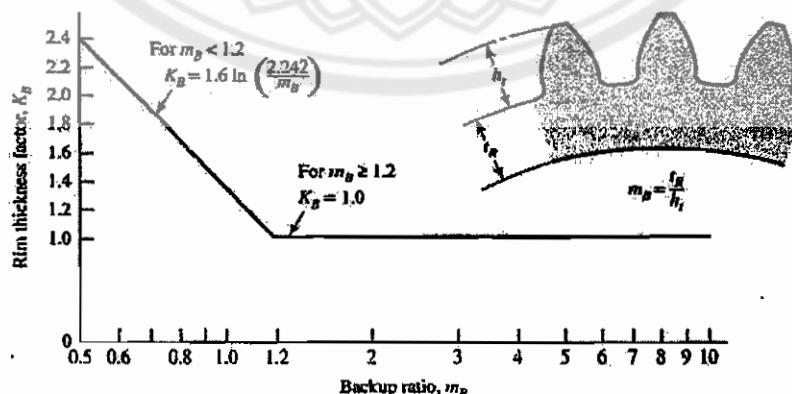
เมื่อความหนาแน่นของขอบเพื่องมีเนื้อที่ไม่เพียงพอที่จะรองรับแรงฟันเพื่องได้อย่างเต็มที่ ตำแหน่งที่เกิดความเค็นดักล้าอาจเกิดขึ้นที่บริเวณขอบของเพื่องแทนที่จะเกิดขึ้นบนฟันเพื่อง ในการนี้จำเป็นต้องใช้แฟกเตอร์แก่ขอบความหนาของเพื่อง ซึ่งค่าแฟกเตอร์ K_B นี้จะเป็นฟังก์ชันของอัตราส่วน m_B คือ

$$m_B = \frac{t_R}{h_t} \quad (2.39)$$

เมื่อ t_R คือความหนาของเพื่องวัดจากใต้ฟันเพื่อง และ h_t คือความสูงของฟันเพื่อง ดังแสดงตามรูปที่ 2.17 โดย

$$K_B = \begin{cases} 1.6/n^{\frac{2.242}{m_B}} & ; m_B < 1.2 \\ 1 & ; m_B \geq 1.2 \end{cases} \quad (2.40)$$

ในกรณีที่เพื่องรับโหลด 2 ทาง ให้ใช้แฟกเตอร์นี้เพิ่มเติมจากแฟกเตอร์แก่โหลด 0.70



รูปที่ 2.17 แฟกเตอร์แก่ขอบความหนาของเพื่อง K_B [1]

2.2.17 แฟกเตอร์ความปลอดภัย (Safety Factor) S_F และ S_H

มาตรฐาน 2001 – C95 ANSI/AGMA ได้แนะนำค่าแฟกเตอร์ความปลอดภัย S_F เพื่อป้องกันความเสียหายของเพื่องเนื่องจากการดัดล้า และแฟกเตอร์ S_H เพื่อป้องกันความเสียหายของเพื่องเนื่องจากการสัมผัสล้า คำจำกัดความของ S_F ที่ได้จากสมการ 2.17 คือ

$$S_F = \frac{\text{ความต้านทานแรงดัดจริงในเพื่อง}}{\text{ความเก็บดัด}} = \frac{S_t Y_N / (K_T K_R)}{\sigma} \quad (2.41)$$

เมื่อ σ คือความเก็บดัดซึ่งหาได้จากสมการที่ 2.15 และมีค่าแปรผันเชิงเส้นกับโหลดส่างกำลัง W' คำจำกัดความของ S_H ที่ได้จากสมการ 2.18 คือ

$$S_H = \frac{\text{ความต้านทานแรงสัมผัสจริงในเพื่อง}}{\text{ความเก็บที่ผิวสัมผัส}} = \frac{S_c Z_N C_H / (K_T K_R)}{\sigma_c} \quad (2.42)$$

เมื่อ σ_c คือความเก็บสัมผัสซึ่งหาได้จากสมการที่ 2.16 และมีค่าแปรผันไม่เป็นเชิงเส้นกับโหลดส่างกำลัง ใน การวิเคราะห์เพื่องให้เป็นไปตามธรรมชาติของเพื่อง จึงจำเป็นต้องระมัดระวังในการเปรียบเทียบค่า S_F กับ S_H ดังนี้ เพื่อที่จะทำให้ค่า S_H มีค่าแปรผันเชิงเส้นกับโหลดส่างกำลัง W' ให้ใช้

$$S_H = \left(\frac{\text{ความต้านทานแรงสัมผัสจริงในเพื่อง}}{\text{ความเก็บที่ผิวสัมผัส}} \right)^2 \quad (2.43)$$

ค่ายกกำลัง 2 ในสมการที่ 2.43 จะใช้สำหรับหน้าสัมผัสในแนวเส้นตรงหรือแนวเอียง แต่หากเพื่องนั้นมีจำนวนพื้นหนาแน่นมากให้ใช้ค่ายกกำลัง 3 ซึ่งหมายความว่า AGMA แนะนำให้เปรียบเทียบค่า S_F กับ S^3_H (หรือเทียบกับ S^3_H ในกรณีที่เพื่องมีพื้นหนาแน่นมาก) ในการพยายามที่จะระบุความต้านแรงที่สูงสุดที่เพื่องจะเกิดความเสียหาย

2.2.18 สรุปขั้นตอนการคำนวณ

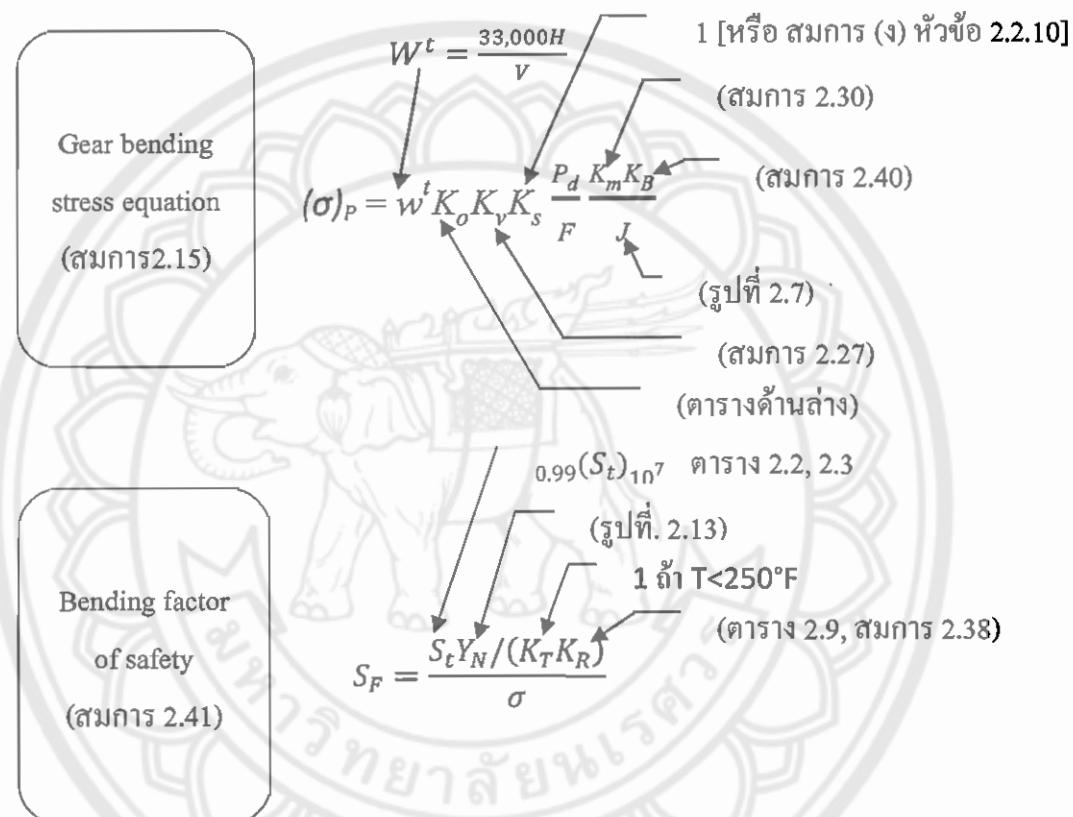
รูปที่ 2.18 แสดงสมการความเก็บดัด และแฟกเตอร์ความปลอดภัย S_F ส่วนรูปที่ 2.19 แสดงสมการความเก็บสัมผัส และแฟกเตอร์ความปลอดภัย S_H เพื่อใช้เป็นแนวทางในการวิเคราะห์ปัญหาเกี่ยวกับเพื่อง

SPUR GEAR BENDING

Based on ANSI/AGMA 2001-DO4

$$d_P = \frac{N_P}{P_d}$$

$$V = \frac{\pi d_P n_P}{12}$$



Remember to compare S_F with S_H^3 when deciding whether bending or wear is the threat to function. For crowned gears compare S_F with S_H^3 .

ตารางแสดง係数การเกิน, K_o

Driven Machine			
Power source	Uniform	Moderate shock	Heavy shock
Uniform	1.00	1.25	1.75
Light shock	1.25	1.50	2.00
Medium shock	1.50	1.75	2.25

รูปที่ 2.18 สรุปขั้นตอนการคำนวณการหาค่าความเด็น และแฟกเตอร์ความปลดภัยเนื่องจากการดัดล้า[1]

SPUR GEAR PITTING

Based on ANSI/AGMA 2001-DO4

$$d_p = \frac{N_p}{P_d}$$

$$V = \frac{\pi d_p n_p}{12}$$

Gear bending
stress equation
(สมการ 2.15)

(ตาราง 2.7, สมการ 2.13)

The diagram illustrates the derivation of the gear bending stress equation. It starts with the basic power equation $V = \frac{\pi d_p n_p}{12}$, which is multiplied by a factor of 1 [หรือ สมการ (ง) หัวข้อ 2.2.10]. This leads to the torque equation $W^t = \frac{33,000 H}{V}$. The torque is then converted to bending moment using the formula $W^t = \frac{K_m C_f}{d_p F L}$, where K_m is a constant and C_f is a factor of 1/2. This results in the bending stress equation $(\sigma)_p = C_p w^t K_o K_v K_s$. The bending factor of safety S_H is defined as $S_H = \frac{S_c Z_N C_H / (K_T K_R)}{\sigma_c}$. The yield strength S_c is given as $0.99 (S_t)_{10^7}$ ตาราง 2.2, รูปที่ 2.16. A note specifies a safety factor of 1 ถ้า $T < 250^\circ\text{F}$. The final bending stress equation is $(\sigma)_p = S_H S_c Z_N C_H / (K_T K_R) \sigma_c$.

Remember to compare S_F with S_H^2 when deciding whether bending or wear is the threat to function. For crowned gears compare S_F with S_H^3 .

ตารางแสดงค่าการระเกิน, K_o

Driven Machine			
Power source	Uniform	Moderate shock	Heavy shock
Uniform	1.00	1.25	1.75
Light shock	1.25	1.50	2.00
Medium shock	1.50	1.75	2.25

รูปที่ 2.19 สรุปขั้นตอนการหาความเด่น
และแฟกเตอร์ความปลดภัยเนื่องจากการสัมผัสล้ำ [1]

2.2.19 การออกแบบเพื่อง (Design of Gear Mesh)

ในการออกแบบเพื่องตรงและเพื่องเฉียง วิศวกรผู้ออกแบบจำเป็นต้องมีข้อตกลงดังต่อไปนี้

ข้อตกลงในใจเบื้องต้น

- พงกชั้นการทำงาน : โหลด ความเร็ว ความนำเชื้อถือ และแฟกเตอร์โหลดเกินกำลัง K_o
- ความเสี่ยงที่ไม่สามารถคาดเดาได้ : แฟกเตอร์การออกแบบ n_d
- ระบบฟันเพื่อง : ϕ , ψ , แอดเดนดัม, ดีเคนดัม และรัศมีส่วนเว้าที่รากฟันเพื่อง
- อัตราส่วนการทดกำลัง m_G, N_P, N_G
- ระดับมาตรฐานที่ต้องการ Q_v

จะเห็นได้ว่ามีค่าต่างๆ ที่วิศวกรผู้ออกแบบจำเป็นต้องตกลงใจเป็นจำนวนมากในการออกแบบเพื่อง ซึ่งมากกว่าที่เคยพบมาก่อน ดังนั้น จึงมีความจำเป็นที่จะต้องมีกลยุทธ์ในการออกแบบ ซึ่งอาจจะเป็นการนำโปรแกรมคอมพิวเตอร์มาใช้ในการช่วยคำนวณและปรับเปลี่ยนค่าต่างๆ หลังจากที่ใช้ข้อตกลงใจในเบื้องต้น โดยมีขั้นตอนดังต่อไปนี้

1. เริ่มจากการเลือกจำนวนพิทช์ฟันเพื่องต่อหน้า (diametral pitch - P_d)
2. ตรวจสอบสิ่งต่างๆ ที่เกี่ยวข้องกับค่าความกว้างหน้าฟัน เส้นผ่านศูนย์กลางพิทช์ และคุณสมบัติของวัสดุที่ใช้ หากยังไม่พึงพอใจ ให้ย้อนกลับไปเปลี่ยนแปลงจำนวนฟันเพื่องต่อหน้า
3. เลือกวัสดุที่ใช้ในการทำพินิยัน (pinion) และตรวจสอบความต้องการในการชูบ เช่น หากยังไม่พึงพอใจ ให้ย้อนกลับไปเปลี่ยนแปลงจำนวนพิทช์ฟันเพื่องต่อหน้า และคำนวณชั้นกระหง ไม่มีการเปลี่ยนแปลงข้อตกลงใจอีก
4. เลือกวัสดุที่ใช้ในการทำเพื่อง และตรวจสอบความต้องการในการชูบ เช่น หากยังไม่พึงพอใจ ให้ย้อนกลับไปเปลี่ยนแปลงจำนวนพิทช์ฟันเพื่องต่อหน้า และคำนวณชั้นกระหง ไม่มีการเปลี่ยนแปลงข้อตกลงใจอีก

ขั้นตอนต่างๆ เหล่านี้เป็นกรรมวิธีในการกำหนดข้อตกลงใจในการออกแบบเพื่อง ซึ่งจะกล่าวถึงรายละเอียดต่างๆ คือเริ่มจากการเลือกจำนวนพิทช์ฟันเพื่องต่อหน้า เพื่อทดลองหาค่าการออกแบบต่างๆ ดังนี้

การดัดล้าในพินิยัน (pinion)

- เลือกความกว้างหน้าฟันเฉลี่ยสำหรับพิทช์ที่เลือก
- หาค่าความด้านทานแรงสูงสุดที่เกี่ยวข้องกับการดัดล้า
- เลือกวัสดุที่ใช้ และการชูบ เช่น แกนกลาง

- หาขนาดความกว้างหน้าฟันที่เหมาะสมกับเฟกเตอร์ความปลดล็อกภัยจากการดักล้า

- เลือกขนาดความกว้างหน้าฟัน

- ตรวจสอบเฟกเตอร์ความปลดล็อกภัยจากการดักล้า

การดักล้าในเฟือง (Gear)

- หาค่าความแข็งแกร่งกลางของพินเนียน (pinion) ที่เกี่ยวข้อง

- เลือกวัสดุที่ใช้ และการชุบแข็งแกร่งกลาง

- ตรวจสอบเฟกเตอร์ความปลดล็อกภัยจากการดักล้า

การสึกหรอในพินเนียน (pinion)

- หาค่าความต้านแรงสูงสุดที่เกี่ยวข้องกับการล้าเนื่องจากความเค้นสัมผัส

- เลือกความแข็งของพินเนียน (pinion)

- ตรวจสอบเฟกเตอร์ความปลดล็อกภัยจากการสึกหรอ

การสึกหรอในเฟือง (Gear)

- หาค่าความแข็งแกร่งกลางของพินเนียน (pinion) ที่เกี่ยวข้อง

- เลือกวัสดุที่ใช้ และการชุบแข็งแกร่งกลาง

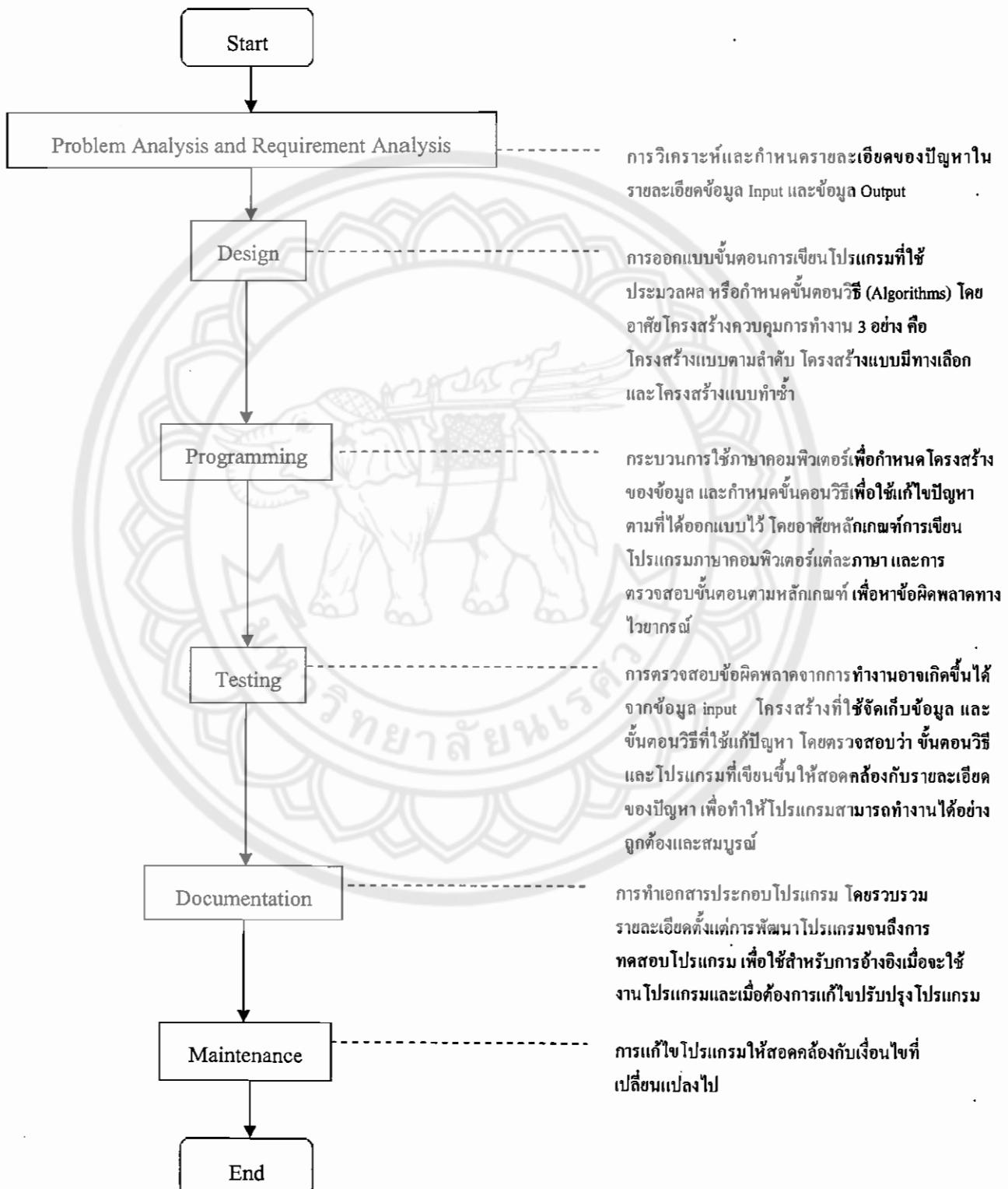
- ตรวจสอบเฟกเตอร์ความปลดล็อกภัยจากการสึกหรอ

เมื่อสิ้นสุดกระบวนการที่กล่าวในข้างต้น ก็จะได้การออกแบบเป็นที่น่าพอใจ nokjagan นี้ การออกแบบโดยใช้ค่าที่ต่อจากจำนวนพิทซ์ฟันเพื่องต่อตัวที่เลือกแล้วพึงพอใจ จะทำให้มี ตัวเลือกในการออกแบบเพิ่มมากขึ้น จากนั้นให้วิศวกรผู้ออกแบบทำการปรับเปลี่ยนข้อดี – ข้อเสียของ การออกแบบทั้งหมด เพื่อให้ได้ผลลัพธ์ที่ดีที่สุด ใน การออกแบบเฟือง สภาพแวดล้อมในการใช้งานจะมี ความซับซ้อนมาก ซึ่งจะส่งผลให้การเลือกใช้วัสดุและราคาเข้ามามีส่วนเกี่ยวข้องในการออกแบบ ความสามารถในการใช้กระบวนการต่างๆ เหล่านี้ จะขึ้นอยู่กับสิ่งอำนวยความสะดวกที่บริษัทผู้ผลิตแต่ ละแห่งจะมี

โดยทั่วไปสำหรับเฟืองที่ทำจากเหล็กกล้า จะสามารถควบคุมให้ค่า $(S_H)_P$ กับ $(S_H)_G$ มีค่า ใกล้เคียงกันจนเกือบท่ากัน ได้ การทำให้เกณกลางอ่อนลงจะทำให้ค่า $(S_H)_P$ กับ $(S_H)_G$ ลดลง แต่ค่าทั้ง สองนี้วิศวกรผู้ออกแบบจะต้องทำให้มีค่ามากเข้าไว้ วิศวกรผู้ออกแบบต้องพึงระลึกไว้เสมอว่าความ เสียหายเนื่องจากการดักล้าของฟันเพื่องไม่เพียงแต่จะก่อให้เกิดความเสียหายกับชุดเฟืองเท่านั้น แต่ยังทำ ให้เพลาและเบริ่งเสียหาย นอกจากนั้นยังทำให้ความเค้นภายในชุดส่งกำลังของเครื่องจักรกลเกิดการ เปลี่ยนแปลงขึ้นๆลงๆ จึงก่อให้เกิดความเสียหายต่อชิ้นส่วนอื่นๆ ที่ต่ออยู่กับชุดเฟืองส่งกำลัง เมื่อชุด เฟืองเกียร์เกิดการขัดตัว

2.3 การพัฒนาโปรแกรม

ในการพัฒนาโปรแกรมนี้ คณะผู้จัดทำได้ศึกษาทฤษฎีเกี่ยวกับการพัฒนาโปรแกรม [5] ไว้ อย่างเป็นขั้นตอน ประกอบด้วย 6 ขั้นตอนดังแสดงในรูปที่ 2.20



รูปที่ 2.20 สรุปกระบวนการพัฒนาโปรแกรม

2.3.1 ขั้นตอนการพัฒนาโปรแกรม

ขั้นตอนการเขียนโปรแกรมหรือพัฒนาโปรแกรม มีขั้นตอนการแก้ปัญหาโปรแกรมโดยสังเขปดังนี้

- วิเคราะห์ปัญหาและความต้องการ (Problem Analysis and Requirement Analysis)
- การออกแบบ (Design)
- การเขียนโปรแกรม(Programming)
- การทดสอบ (Testing)
- การจัดทำเอกสาร (Documentation)
- การบำรุงรักษา (Maintenance)

2.3.1.1 การวิเคราะห์และกำหนดรายละเอียดของปัญหา

รายละเอียดของปัญหาในเบื้องต้นอาจยังไม่ชัดเจน ในขั้นตอนนี้ ผู้เขียนโปรแกรมจะต้องวิเคราะห์ปัญหาเพื่อกำหนดรายละเอียดของปัญหาที่ชัดเจนซึ่งได้แก่ รายละเอียดของข้อมูลนำเข้า (input data) และรายละเอียดของข้อมูลส่งออก (output data) รายละเอียดของข้อมูลนำเข้าหมายถึง ข้อมูลที่สามารถนำมาใช้แก้ปัญหา ซึ่งอาจเป็นข้อมูลที่กำหนดให้ หรือข้อมูลที่รับเข้ามา สำหรับข้อมูลส่งออก หมายถึง ข้อมูลซึ่งเป็นผลที่ได้จากการแก้ปัญหา การกำหนดรายละเอียดข้อมูลนำเข้าและข้อมูลส่งออก สามารถทำได้โดยไม่ยุ่งยากจนเกินไป

2.3.1.2 การออกแบบโปรแกรม

ขั้นตอนการออกแบบโปรแกรมเป็นการออกแบบลำดับการทำงานหรือแก้ปัญหาซึ่งจะต้องสอดคล้องกับรายละเอียดของปัญหา โดยจะต้องคำนึงถึงการออกแบบโครงสร้างข้อมูลที่เหมาะสมที่จะใช้จัดเก็บข้อมูลเพื่อประมวลผลและการออกแบบขั้นตอนที่ใช้ประมวลผลข้อมูล ในเบื้องต้นเราจะจัดเก็บข้อมูลที่ใช้สำหรับประมวลผลไว้ภายในได้ชื่อตัวแปร เช่น เดียวกับที่เราคุ้นเคยในการกำหนดตัวแปรสำหรับแก้ปัญหาทางคณิตศาสตร์ สำหรับขั้นตอนการประมวลผลข้อมูล ที่กำหนด เป็นลำดับที่แน่นอนต่อเนื่องกันเพื่อใช้แก้ปัญหา เรียกว่า ขั้นตอนวิธี (algorithms) ขั้นตอนวิธีที่คิดจะต้องมีระบบระเบียบที่แน่นอนและชัดเจนในการแก้ปัญหา ขั้นตอนวิธีและ โปรแกรมที่เราออกแบบจะอาศัย

โครงสร้างควบคุมการทำงาน 3 อย่าง คือ

- โครงสร้างแบบตามลำดับ (sequential structure) เป็นขั้นตอนการทำงานที่เป็นไปตามลำดับก่อนหลัง และแต่ละขั้นตอนจะถูกประมวลผลเพียงครั้งเดียวเท่านั้น
- โครงสร้างแบบมีทางเลือก (selection structure) เป็นขั้นตอนการทำงานที่บางขั้นตอนจะได้รับหรือไม่ได้รับการประมวลผล ขึ้นอยู่กับเงื่อนไขบางประการ
- โครงสร้างแบบทำซ้ำ (repetition structure) เป็นขั้นตอนการทำงานที่บางขั้นตอนจะถูกประมวลผลซ้ำมากกว่า 1 ครั้ง ขึ้นอยู่กับเงื่อนไขบางประการ

2.3.1.3 การเขียนโปรแกรม

ในการพิมพ์ได้ไว้เคราะห์ปัญหาและกำหนดรายละเอียดของปัญหา ตลอดจนออกแบบโปรแกรมอย่างครบถ้วนสมบูรณ์แล้วจะถึงขั้นตอนการเขียนโปรแกรม ในขั้นตอนนี้ก็สามารถทำให้สัมฤทธิ์ผลได้โดยง่าย ขั้นตอนการเขียนโปรแกรม หมายถึง กระบวนการใช้ภาษาคอมพิวเตอร์เพื่อกำหนดรูปแบบสร้างของข้อมูล และกำหนดขั้นตอนวิธีเพื่อใช้แก่ปัญหาตามที่ได้ออกแบบไว้ โดยอาศัยหลักเกณฑ์การเขียนโปรแกรมภาษาคอมพิวเตอร์แต่ละภาษา หลังจากที่ผู้พัฒนาเขียนโปรแกรมภาษาเสร็จแล้วจะต้องมีการตรวจสอบโปรแกรมที่เขียนว่าคำสั่งถูกต้องตามไวยากรณ์หรือกฎเกณฑ์ของภาษานั้นหรือไม่ และแปลงภาษาโปรแกรมให้เป็นรหัสที่เครื่องคอมพิวเตอร์สามารถเข้าใจ ซึ่งเราระบุว่าการแปล (Compile) ซึ่งจะมีการสอนความถูกต้องของโปรแกรมตามกฎเกณฑ์การใช้ภาษาที่กำหนดขึ้น โดยตัวแปลภาษาหนึ่งๆ และแจ้งให้ผู้ใช้ทราบในกรณีที่ปรากฏข้อผิดพลาดขึ้น ข้อผิดพลาดที่ตรวจพบในขั้นตอนนี้ เรียกว่า ข้อผิดพลาดทางไวยากรณ์ (Syntax Error) เมื่อผู้ใช้แก้ไขข้อผิดพลาดเรียบร้อยแล้ว จะต้องทำขั้นตอนการแปลใหม่อีกรอบ และทำเช่นนี้จนกว่าจะไม่พบข้อผิดพลาดทางไวยากรณ์ใดเลย จึงจะถือว่าโปรแกรมถูกต้อง และสามารถแสดงผลโปรแกรมเพื่อแก้โจทย์ปัญหาได้

2.3.1.4 การตรวจสอบการทำงาน

ข้อผิดพลาดจากการทำงานอาจเกิดขึ้นได้จากหลายสาเหตุ เช่น ข้อผิดพลาดจากข้อมูลนำเข้า ข้อผิดพลาดจากโครงสร้างที่ใช้จัดเก็บข้อมูล ข้อผิดพลาดในขั้นตอนวิธีที่ใช้แก่ปัญหา เป็นต้น ซึ่งล้วนแต่ทำให้ผลลัพธ์ที่ได้จากการประมวลผลโปรแกรมไม่ถูกต้อง การตรวจหาและแก้ไขข้อผิดพลาดจึงเป็นขั้นตอนที่สำคัญขั้นตอนหนึ่งโดยในขั้นตอนนี้ผู้เขียนโปรแกรมจะตรวจสอบว่า ขั้นตอนวิธีและโปรแกรมที่เขียนขึ้นสอดคล้องกับรายละเอียดของปัญหาหรือไม่ นอกจากนี้จะต้องตรวจสอบว่าขั้นตอนวิธีและโปรแกรมสามารถทำงานได้อย่างถูกต้องและสมบูรณ์ โดยการประมวลผลโปรแกรมด้วยชุดข้อมูลทดสอบหลายชุด โดยคำนึงถึงทั้งชุดข้อมูลทดสอบที่ถูกต้อง และชุดข้อมูลทดสอบที่ไม่ถูกต้อง เพื่อให้เกิดความมั่นใจว่า โปรแกรมสามารถรับข้อมูลเข้าได้ในทุกรูปแบบ โดยไม่ทำให้เกิดการหยุดชะงักระหว่างการประมวลผลโปรแกรม ในกรณีที่พบข้อผิดพลาด ผู้เขียนโปรแกรมจะดำเนินการแก้ไขทั้งในส่วนของโปรแกรมและส่วนของรหัสคำสั่งหรือผังงาน ตามแต่ที่ผู้เขียนโปรแกรมเลือกใช้สำหรับเขียนขั้นตอนวิธีในขั้นตอนของการออกแบบโปรแกรม

2.3.1.5 การทำเอกสารประกอบโปรแกรม

การทำเอกสารประกอบโปรแกรมเป็นงานที่สำคัญของการพัฒนาโปรแกรม เอกสารประกอบโปรแกรมช่วยให้ผู้ใช้โปรแกรมเข้าใจวัตถุประสงค์ ข้อมูลที่จะต้องใช้กับโปรแกรม ตลอดจนผลลัพธ์ที่จะได้จากโปรแกรม การทำโปรแกรมทุกโปรแกรมจึงควรต้องทำเอกสารกำกับ โดยรวบรวมรายละเอียดตั้งแต่การพัฒนาโปรแกรมจนถึงการทดสอบโปรแกรม เพื่อใช้สำหรับการอ้างอิง เมื่อจะใช้งานโปรแกรมและเมื่อต้องการแก้ไขปรับปรุงโปรแกรม

เอกสารที่จัดทำขึ้นควรประกอบด้วย

1. วัตถุประสงค์
2. ประเภทและชนิดคอมพิวเตอร์และอุปกรณ์ที่ใช้ในโปรแกรม
3. วิธีการใช้โปรแกรม
4. แนวคิดเกี่ยวกับการออกแบบโปรแกรม
5. รายละเอียดโปรแกรม
6. ข้อมูลตัวแทนที่ใช้ทดสอบ
7. ผลลัพธ์ของการทดสอบP

2.3.1.6 การนำร่องรักษาโปรแกรม

เมื่อมีการนำโปรแกรมไปใช้งานระยะหนึ่ง เป็นไปได้ที่ว่ามีการเปลี่ยนแปลง เสื่อนไหวในการแก้ปัญหา เป็นเหตุให้ผู้เขียนโปรแกรมจะต้องแก้ไขโปรแกรมให้สอดคล้องกับเสื่อนไหวที่เปลี่ยนแปลงไป การแก้ไขในลักษณะนี้ เรียกว่า “การนำร่องรักษาโปรแกรม”

จะเห็นได้ว่า โปรแกรมจะดำเนินการนับจากขั้นตอนการวิเคราะห์และกำหนดรายละเอียดของปัญหา การออกแบบโปรแกรม การเขียนโปรแกรม ตลอดจนการตรวจสอบการทำงาน ในเวลาเพียงน้อยนิด แต่ในขั้นตอนการนำร่องรักษาโปรแกรมจะมีช่วงเวลานานไปตลอดอายุการใช้งาน ของโปรแกรม ซึ่งนับเป็นสัดส่วนที่มากกว่า 4 ขั้นตอนแรกอย่างมาก

2.3.2 โปรแกรมที่ใช้การพัฒนาโปรแกรม

การใช้โปรแกรม Microsoft Visual Basic 6.0 (VB 6.0) ในการออกแบบหน้าจอแบบกราฟิก หรือที่เรียกว่า Graphic User Interface (GUI) ทำให้การจัดรูปแบบหน้าจอเป็นไปได้ง่าย และในการเขียนโปรแกรมนั้นจะเป็นแบบ Event - Driven Programming คือ โปรแกรมจะทำงานกีต่อเมื่อเหตุการณ์ (Event) เกิดขึ้น ตัวอย่างของเหตุการณ์ได้แก่ ผู้ใช้เลื่อนเมาส์ ผู้ใช้กดปุ่มบนคีย์บอร์ด ผู้ใช้กดปุ่มมาส์ เป็นต้น ในการพัฒนาโปรแกรมประยุกต์ด้วย Microsoft Visual Basic 6.0 การเขียนโค้ดจะถูกแบ่งออกเป็นส่วนๆ เรียกว่า โพรซีเดอร์ (procedure) แต่ละโพรซีเดอร์จะประกอบไปด้วย ชุดคำสั่งที่พิมพ์เข้าไปแล้ว ทำให้ค่อนไตรลงหรือออบเจกต์นั้น ๆ ตอบสนองการกระทำการของผู้ใช้ ซึ่งเรียกว่าการเขียนโปรแกรมเชิงวัตถุ (Object Oriented Programming-OOP) แต่ตัวภาษา Visual Basic ยังไม่ถือว่าเป็นการเขียนโปรแกรมแบบ OOP อย่างแท้จริง เนื่องจากข้อจำกัดหลาย ๆ อย่างที่ Microsoft Visual Basic 6.0 ไม่สามารถทำได้ จากนั้นจะใช้โปรแกรม Microsoft Office Access ซึ่งเป็นโปรแกรมจัดการฐานข้อมูล ซึ่งจะมีระบบหรือวิธีการในการจัดการกับข้อมูล โดยจะนำมาใช้เป็นตัวแสดงข้อมูล (Pop-up) ให้ผู้ใช้โปรแกรมเลือกค่าต่างๆ ลงในการป้อนข้อมูล