

การออกแบบทางคอนกรีตของสนามบิน

Design of Rigid Airport Pavement

Weerayuth Suanpaga
(D.ENG-Candidate)

Department of Civil Engineering
Faculty of Engineering, Kasetsart University
Bangkok, Thailand

<http://203.159.10.20/~weerayuth/GIS>

1

การออกแบบทางคอนกรีตของสนามบิน

เป็นการประยุกต์ใช้ระหว่างทฤษฎีค่านวณแปรที่เกิดในแผ่นคอนกรีต ประกอบกับประสบการณ์ที่ได้จากการทำงานในสนามบินที่มีอยู่แล้ว มาช่วยในการพิจารณา

จากกรณีที่ตามทฤษฎีแรงดัน ขึ้นอยู่กับ K, E และ μ ของคอนกรีต ซึ่งแรงดังกล่าว มีสาเหตุมาจากการ

1. น้ำหนักล้อ
2. อุณหภูมิที่ต่างจากแสงแดด
3. ความชื้น
4. ความผิดระห่ำที่ไม่คงที่กับเดือนที่ร้อนรับ

2

การวิเคราะห์แรงที่เกิดจากน้ำหนักล้อใช้ทฤษฎีของ Westergaard

วีสมมติฐานดังนี้

1. ผิวนอกของคอนกรีตมีลักษณะเหมือนวัสดุแผ่นบางวางอยู่บนดินทันท่วงที่มีความยืดหยุ่นตามแนวเดียว
2. แผ่นคอนกรีต มีคุณสมบัติเป็นเนื้อเดียวกันโดยตลอด (Isotropic) และเป็น Elastic solid
3. น้ำหนักล้อของเครื่องบินจะแผ่กระจาดยลงบนผิวนอกที่ไม่ลักษณะเป็นรูปวงรี

3

แรงที่เกิดในแผ่นคอนกรีต

แรงที่เกิดในแผ่นคอนกรีต วิเคราะห์ได้สามการ ดังนี้

$$\text{Interior Stress } \sigma_i = \frac{P}{d^2} \left\{ 0.275(1+\mu) \log_{10} \frac{Ed^3}{K \left[\frac{a+b}{2} \right]^4} + 0.239(1-\mu) + 0.239(1-\mu) \frac{a-b}{a+b} \right\}$$
$$\text{Edge Stress } \sigma_e = \frac{2.2(1-\mu)P \log_{10} \frac{Ed^2}{100K \left[\frac{a+b}{2} \right]^4} + 3(1+\mu)P}{\pi(3+\mu)d^2} \left\{ 1.84 - \frac{4}{3} + (1+\mu) \frac{a-b}{a+b} + 2(1-\mu) \frac{ab}{(a+b)^2} + 1.18(1+2\mu) \frac{b}{l} \right\}$$

กำหนดให้ P = น้ำหนักล้อ (ปอนด์)
 a, b = ความยาวของรูปวงรี
 x, y = ระยะตามแนวราบและแนวตั้ง
 d = ความหนาของทันท่วงที่

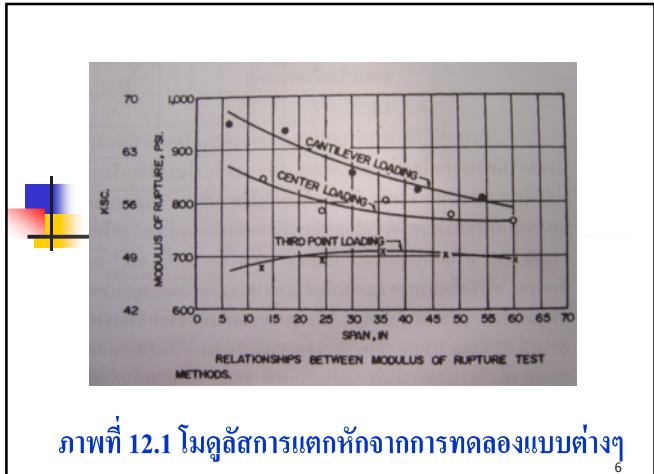
4

โมดูลัสการแตกหักของคอนกรีต

(Modulus of Rupture)

- คือ Stress ตรงบริเวณผิวนอกของคอนกรีต เมื่อรับแรงกระทำบนกระแทกหัก หายไป 3 วินาที
1. การทดสอบแบบคานเอี้ยม (Cantilever Loading)
 2. การทดสอบแบบออกแรงกดกลางคานเที่ยงจุดเดียว (Midspan Loading)
 3. การทดสอบแบบออกแรงกดสองจุด โดยแบ่งช่วงคานท่าทางสามช่วง (Third Point Loadind)

5



ภาพที่ 12.1 โมดูลัสการแตกหักจากการทดลองแบบต่างๆ

6

ไม่ดูลักษณะการแตกหักของคอนกรีตที่ใช้ออกแบบ

Packard, R.G. แนะนำให้ใช้ค่า MR ในการออกแบบตามสมการนี้

$$DMR = MR_{90} \left[1 - \frac{CV}{100} \right] M$$

กำหนดให้ DMR = ไม่ดูลักษณะการแตกหัก (ป้อนค่าอัตราเร่งนี้)

MR_{90} = ไม่ดูลักษณะการแตกหักเฉลี่ย 90 วัน (ป้อนค่าอัตราเร่งนี้)

CV = สัมประสิทธิ์การเปลี่ยนแปลงต่ำไม่ดูลักษณะการแตกหัก (%)

= < 10% คอนกรีตมีคุณภาพดี

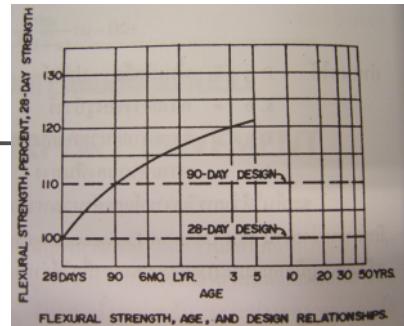
= 15 – 20% คอนกรีตมีคุณภาพใช้ได้

= > 20% คอนกรีตคุณภาพไม่ดี

M = 係数ต่อร่องรอยของไม่ดูลักษณะการแตกหัก = 1.1

7

ไม่ดูลักษณะการแตกหักของคอนกรีตที่ใช้ออกแบบ



ภาพที่ 12.2 ความสัมพันธ์ระหว่างอายุและ Flexural Strength ของคอนกรีต

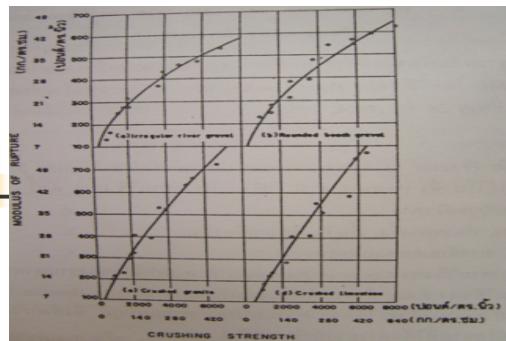
การเปรียบเทียบความสัมพันธ์ระหว่าง แรงอัดแห่งถูกบ้าศักดิ์คอนกรีตและ MR

ตารางที่ 12.1 ความสัมพันธ์ระหว่างแรงอัดแห่งถูกบ้าศักดิ์คอนกรีตและ MR

ของ Road Research Laboratory

ชนิดของหินที่ใช้ผสมคอนกรีต	MR (ป้อนค่าอัตราเร่งนี้)
Irregular River Gravel	$6.5F^{0.5}$
Round Beach Gravel	$4.6F^{0.55}$
Crushed Granite	$1.6F^{0.7}$
Crashed Lime Stone	$0.7F^{0.8}$

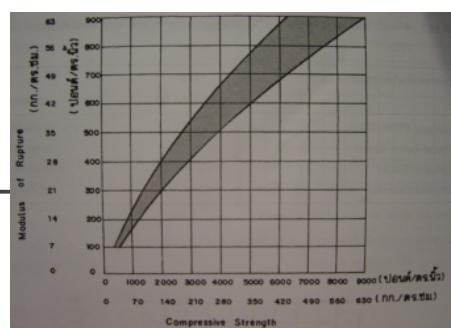
9



ภาพที่ 12.3 ความสัมพันธ์ระหว่าง MR และแรงอัดแห่งคอนกรีตที่ใช้ส่วนผสมชนิดต่างๆ

(Road Research Laboratory)

10



ภาพที่ 12.4 ความสัมพันธ์ระหว่าง MR และแรงอัดแห่งคอนกรีตที่ใช้ส่วนผสมชนิดต่างๆ (PCA)

11

ส่วนปลอดภัย (Factor of Safety) ของค่า MR

Packard, R.G. แนะนำให้ใช้ค่าส่วนปลอดภัยในการใช้ค่า MR ขั้นต้น ก็จะเหมาะสมหรือไม่แล้วพิจารณาทางที่จะใช้งาน ตามวิธีของ PCA ดังนี้

บริเวณผิวน้ำ	ส่วนปลอดภัย
ลานอุด, ทางขับ, ปลายทางวิ่ง, พื้นโรงช่อง, เครื่องบิน	1.7 – 2.0
ช่วงกางทางวิ่ง, ทางขับแยกออกจากทางวิ่ง	1.4 – 1.7

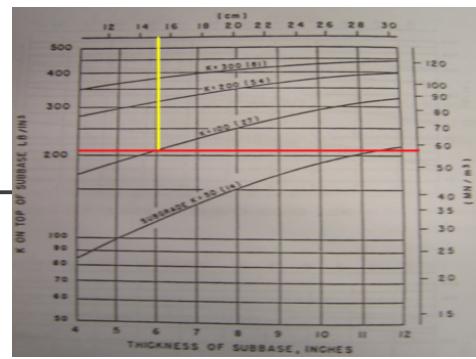
12

การออกแบบด้วยวิธี Federal Aviation Administration (FAA)

ประกอบด้วยการพิจารณาค่าต่างๆ ดังนี้

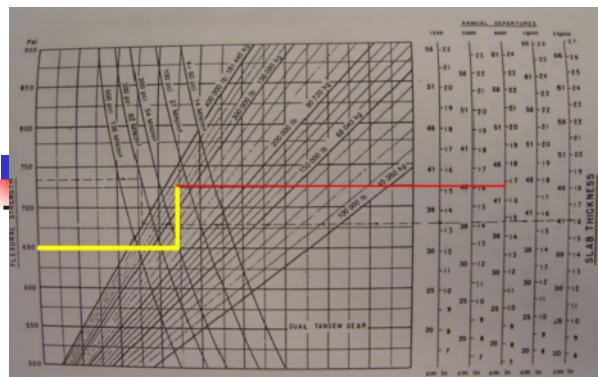
1. Flexural Strength ได้จากการทดสอบค่าไม้กู้ลักษณะแตกหักของคอนกรีต แบบ Third Point Loading
2. น้ำหนักของเครื่องบินอุปกรณ์
3. จำนวนครั้งของเครื่องบินขึ้นต่อปี (Annual Departure)
4. อัตราณฑะของรองพื้นทาง ซึ่งจะช่วยเพิ่มค่า K ในดินคันทาง

13



ภาพที่ 12.5 พลอกของรองพื้นทางที่ปรับปรุงคุณภาพต่อค่า K ในดินคันทาง

14



ภาพที่ 12.6 แผนภูมิใช้ออกแบบทางคอนกรีต, Dual Tandem Gear (FAA)

การออกแบบด้วยวิธี Portland Cement Association Method (PCA)

เป็นการคำนวณออกแบบความหนาของพิภพทางคอนกรีตในสานามบิน โดยพิจารณาในกรณีที่น้ำหนักล้อกระทำบริเวณกลางแผ่นคอนกรีต โดยกำหนดให้

$$E = 4 \times 10^6 \text{ ปอนด์/ตร.นิ้ว}$$

$$\mu = 0.15$$

MR เป็นค่าที่ได้จากการทดสอบกดทานโดยวิธี Third Point Loading และหารด้วยส่วนปลดภัย

17

ตัวอย่างการออกแบบด้วยวิธี FAA

ตัวอย่างที่ 1 ออกแบบฐานมินรับเครื่องหนัก 350,000 ปอนด์ ($160,000 \text{ kg}$) เพลงแบบ Dual Tandem มีอัตราการบินขึ้น 6,000 ครั้งต่อปี ดินคันทาง $K = 100$ ปอนด์ต่ออุบกมาศก้าว (25 MN/m^3) ฉลุอยู่ในประเภท CL การระบายน้ำไม่ดีและเกิด Frost ลึก 17 นิ้ว (45 cm.) ค่าแรงอัดของคอนกรีต ค่าหนาให้ 650 ปอนด์/ตร.นิ้ว (4.5 MN/m^2)

วิธีที่ 1 ท้าการปรับปรุงดินโดยใช้อิฐปูร์คแลนด์ซีเมนต์หนา 15 cm.
จากภาพ 12.5 จะมีค่า K เพิ่มจาก 100 เป็น 210 ปอนด์ต่ออุบกมาศก้าว
จากภาพ 12.6 จะได้ความหนาของแผ่นคอนกรีต = 43 cm.

ดังนั้น ความหนาของพิภพทาง + รองพื้นทาง = $43 + 15 = 58 \text{ cm.}$
จากที่เกิด Frost ลึก 45 cm. ดังนั้น จึงไม่จำเป็นต้องยกระดับป้องกัน Frost ถูก

16

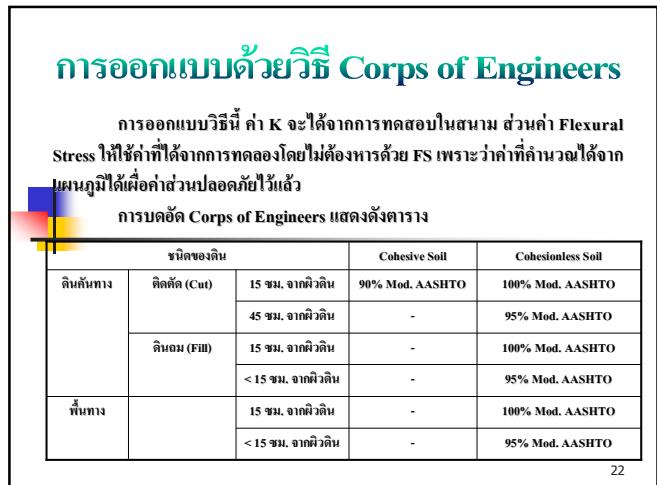
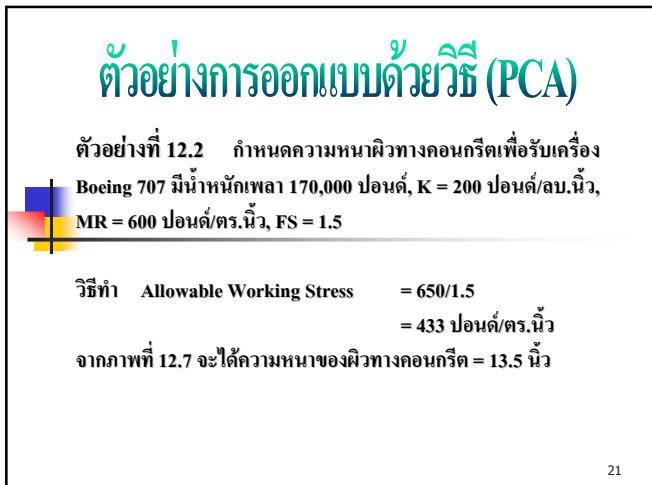
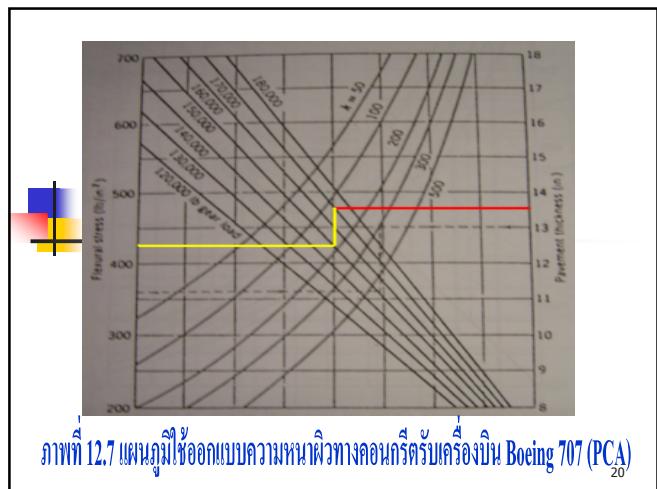
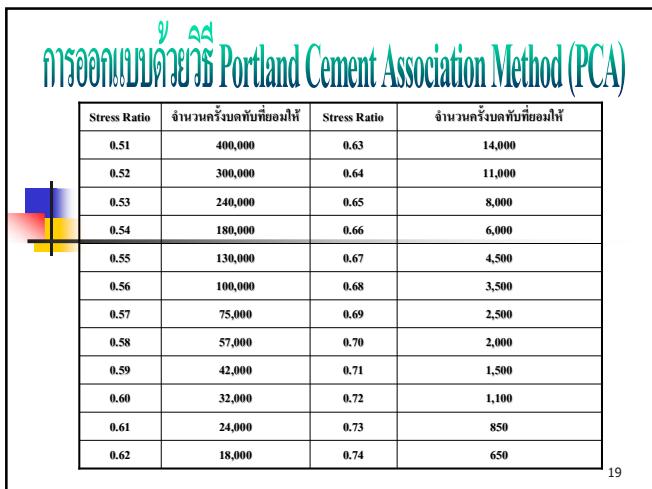
การออกแบบด้วยวิธี Portland Cement Association Method (PCA)

แผนภูมิออกแบบที่ PCA กำหนดให้แต่ละภาพใช้กับเครื่องบินแบบต่างๆ แทน แต่ถ้ามีเครื่องบินประเภทอื่นมากกว่า ให้ใช้ฐานมิน (Mixed Air Traffic) จึงเป็นต้องพิจารณาลิงค์การล้าของพิภพทาง (Fatigue) โดยมีส่วนประกอบที่สำคัญคือ จำนวนครั้งที่เครื่องบินกดทับไปบนพิภพทาง และน้ำหนักของล้อที่บดทับ

PCA กำหนด Stress Ratio = Actual Stress/Allowable Stress

ถ้า Stress Ratio นี้ค่าที่อยู่กว่า 0.51 ผิวทางคอนกรีตสามารถรับน้ำหนักการกดทับได้ไม่จำกัด แต่ถ้า Stress Ratio มีค่าสูงมาก จำนวนครั้งการกดทับจะได้น้อยลง

18



การกำหนดแผ่นคอนกรีตในวิธีต่างๆ

หัวเรื่อง	ความหนาของคอนกรีต	ไม่ยอมหลัก		ยอมหลัก	
		คำนวณ (R)	คำนวณ (P)	คำนวณ (R)	คำนวณ (P)
FAA	≤ 9	12.5	15		
	9 – 12	20	20		
	> 12	25	25		
PCA	≤ 12	12.5 (Max)	15 – 20	12.5 (Max)	30 – 40
	12 – 15 (ลักษณะพื้นที่แนวนอนลึก)	12.5 (Max)		12.5 (Max)	
	≥ 15	Varies	25 – 30	Varies	50
	12 – 15 (ลักษณะพื้นที่แนวนอนลึก)	Varies	25 – 30	Varies	50
CE	≤ 9	12.5	15 (Max)		
	9 – 12	20 (Max)	20 (Max)		
	> 12	25 (Max)	25 (Max)		

23

การเสริมเหล็กในงานสถานีบิน

จุดประสงค์

- ป้องกันการแตกร้าวในแผ่นคอนกรีต เนื่องจากอุณหภูมิ
- ลดการอ่อนตัวของแผ่นคอนกรีต
- ลดรอยต่อของแผ่นคอนกรีต
- ยืดอายุการใช้งานของเพิ่วทาง

การเสริมเหล็กมี 3 ประเภท

- การเสริมเหล็กในแผ่นคอนกรีต
- การเสริมเหล็กขีดแผ่นคอนกรีต (Tie Bar)
- การเสริมเหล็กดีดอย (Dowel Bar)

24

การเสริมเหล็กในแผ่นคอนกรีต

เป็นการเสริมเพื่อป้องกันการแตกร้าว มีสูตรดังนี้

$$A_s = \frac{WLF}{2f_s}$$

กำหนดให้

$$A_s = \text{พื้นที่หัวนักดัดของเหล็กเสริม (คร.ซม./เมตร)}$$

$$W = \text{น้ำหนักแผ่นคอนกรีต (กก./ตร.เมตร)}$$

$$f_s = \text{ตัวประดิษฐ์ความเสียดทานระหว่างผิวทั่วไปและผิวทั่วไป} = 1.5$$

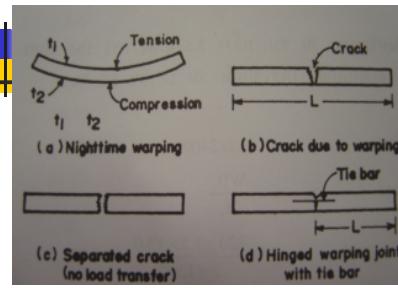
$$L = \text{ความยาวของแผ่นคอนกรีต (เมตร)}$$

$$f_s = \text{Allowable Steel Stress (กก./ตร.ซม.)}$$

25

การเสริมเหล็กยึดแผ่นคอนกรีต (Tie Bar)

เป็นการเสริมเพื่อยึดรอยต่อตามยาวเหล็กยึดจะต้องเป็นเหล็กข้ออ้อย มีสูตรดังนี้



$$A_s = \frac{WLF}{f_s}$$

ภาพที่ 12.8
การเกิดรอยแตกร้าวตามความยาว
ในแผ่นคอนกรีต

26

การเสริมเหล็กยึดแผ่นคอนกรีต (Tie Bar)

$$\text{ความยาวของเหล็กยึดแผ่นคอนกรีตค่ามาตรฐานได้จาก : } \mu = \frac{WLF}{2f_s}$$

$$\text{แล้วโดยปกติจะเพิ่มความยาวของเหล็กยึดอีก 7.5 \text{ ซม.}} \quad \Sigma_0 (t/2)$$

$$\text{จาก } WLF = A_s f_s$$

$$\text{ผังหัน } t = \frac{1f_s d}{2\mu}$$

$$\text{กำหนดให้ } \mu = \text{แรงดึงทางระหว่างเหล็กกับคอนกรีต (กก./ซม.}^2\text{)}$$

$$\Sigma_0 = \text{เส้นรอบวงของเหล็กยึด (ซม.)}$$

$$t = \text{ความยาวของเหล็กยึด (ซม.)}$$

$$W = \text{น้ำหนักของแผ่นคอนกรีต (กก./ม.}^2\text{)}$$

$$L = \text{ความยาวของแผ่นคอนกรีต (ม.)}$$

$$f_s = \text{ตัวประดิษฐ์ความเสียดทาน} = 1.5$$

$$d = \text{ขนาดเส้นผ่านศูนย์กลางของเหล็ก (ซม.)}$$

27

การเสริมเหล็กในงานถนนบิน

ตัวอย่างที่ 12.3 แผ่นคอนกรีตหนา 32 ซม. กว้าง 3.8 เมตร ยาว 15.0 เมตร จงคำนวณ

เหล็กเสริมกันร้าวและเหล็กยึด ให้ใช้เหล็ก SR 24 และ SD 30

$$\text{วิธีที่ 1 } \text{น้ำหนักคอนกรีต} = 0.3 \times 2400 = 720 \text{ กก./ม}^2.$$

$$\text{เหล็กเสริมตามยาว } A_s = \frac{WLF}{2f_s} = \frac{720 \times 1.5 \times 15}{2 \times 1200} = 6.75 \text{ ซม.}^2/\text{ม.}$$

$$\text{ลั่นน้ำ ใช้ } \emptyset 9 @ 9.0 \text{ ซม.}$$

$$\text{เหล็กเสริมตามยาว } A_s = \frac{720 \times 1.5 \times 3.8}{2 \times 1200} = 1.71 \text{ ซม.}^2/\text{ม.}$$

$$\text{ลั่นน้ำ ใช้ } \emptyset 9 @ 35.0 \text{ ซม.}$$

$$\text{เหล็กยึด } A_s = \frac{720 \times 1.5 \times 3.8}{2 \times 1200} = 2.74 \text{ ซม.}^2/\text{ม.}$$

$$\text{ลั่นน้ำ ใช้เหล็กข้ออ้อย } \emptyset 12 \text{ มม. } @ 40.0 \text{ ซม. 1500}$$

$$\text{ความยาวของเหล็ก} t = \frac{1f_s d}{2\mu} + 7.5 = \frac{1 \times 1500 \times 1.2}{2 \times 22.0} + 7.5 = 45 \text{ ซม.}$$

28

การเสริมเหล็กเดือย (Dowel Bar)

กำหนดให้ถือน้ำหนักกระห่วงแผ่นคอนกรีต ใช้กับรอยต่อตามยาว เช่น รอยต่ออ่อสร้าง รอยต่อเพื่อการหล่อตัวและขยายตัว แสดงขนาดและความยาวของเหล็กเดือย ดังตาราง

หน่วยงาน	ความหนาของคอนกรีต (นิ้ว)	ขนาด (นิ้ว)	ความยาว (นิ้ว)	ระยะห่าง (นิ้ว)
FAA	6 - 7	¾	18	12
	8 - 12	1	18	12
	13 - 16	1 ¼	20	12
	17 - 20	1 ½	20	18
	21 - 24	2	24	18

29

การเสริมเหล็กเดือย (Dowel Bar)

หน่วยงาน	ความหนาของคอนกรีต (นิ้ว)	ขนาด (นิ้ว)	ความยาว (นิ้ว)	ระยะห่าง (นิ้ว)
PCA	5 - 6	¾	16	12
	7 - 8	1	18	12
	9 - 11	1 ¼	18	12
	12 - 16	1 ½	20	15
	17 - 20	1 ¾	22	18
	21 - 25	2	24	18
CE	< 8	¾	16	12
	8 - 11	1	16	12
	12 - 15	1 - ¼	20	15
	16 - 20	1 - 1 ½	20	18
	21 - 25	2	24	18
	> 25	3	30	18

30

รอยต่อในแผ่นคอนกรีต

- แบ่งลักษณะรอยต่อตามจุดประสงค์การใช้งานได้ดังนี้
1. รอยต่อเพื่อการหดตัว (Contraction Joint)
 2. รอยต่อการก่อสร้าง (Construction Joint)
 3. รอยต่อเพื่อการขยายตัว (Expansion Joint)
 4. รอยต่อตามยาว (Hing or Warping Joint)

31

รอยต่อในแผ่นคอนกรีต

ความยาวของร่องรอยต่อตามยาว คำนวณได้ด้วยสูตร

$$Z = L(12)[\varepsilon \Delta t + \delta]$$

กำหนดให้

L = ความยาวของแผ่นคอนกรีต (ฟุต)

Z = ความกว้างของร่องรอยต่อ (นิ้ว)

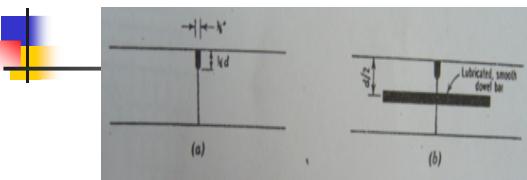
ε = อัตราการหดตัวของคอนกรีต (5×10^{-6} นิ้ว/นิ้ว/ $^{\circ}\text{F}$)

δ = อัตราการหดตัวของเหล็ก (5×10^{-5} นิ้ว/นิ้ว)

Δt = ค่าความแตกต่างของอุณหภูมิ ($^{\circ}\text{F}$)

32

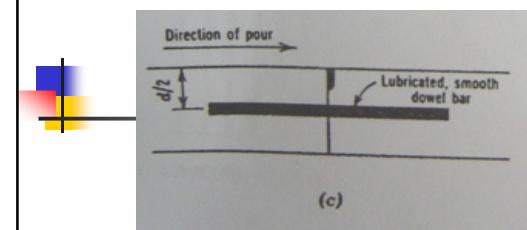
รอยต่อในแผ่นคอนกรีต



ภาพที่ 12.9 รอยต่อเพื่อการหดตัว (Contraction Joint)

33

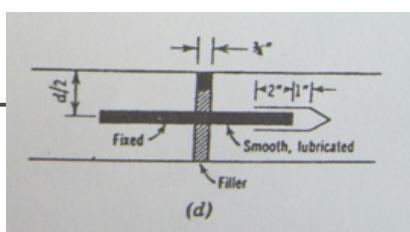
รอยต่อในแผ่นคอนกรีต



ภาพที่ 12.10 รอยต่อการก่อสร้าง (Construction Joint)

34

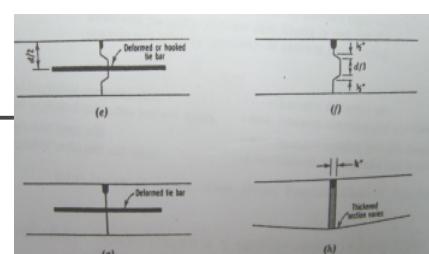
รอยต่อในแผ่นคอนกรีต



ภาพที่ 12.11 รอยต่อเพื่อการขยายตัว (Expansion Joint)

35

รอยต่อในแผ่นคอนกรีต



ภาพที่ 12.11 รอยต่อเพื่อการขยายตัว (Expansion Joint)

36