

# 2109101 วัสดุในงานวิศวกรรม

## เนื้อหา

### สมบัติเชิงกลของวัสดุ (2)

- ◆ การแตกหักของโลหะ (Fracture)
- ◆ ความล้า (Fatigue)
- ◆ ความคืบ (Creep)

1

2

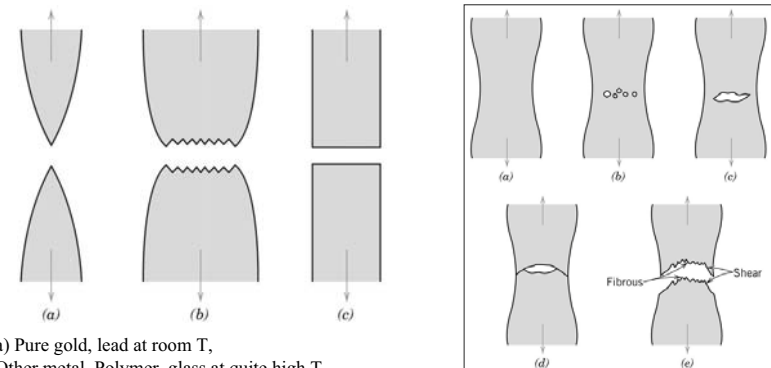
### การตอบสนองต่อการกระทำทางกล

- ◆ เกิดการแปรรูปแบบยืดหยุ่น (ยืดหยุ่น) (Elastic deformation)
- ◆ เกิดการแปรรูปแบบพลาสติก (ถาวร) (Plastic deformation)
- ◆ เกิดการแตกหัก (Fracture)

### การแตกหัก (Fracture)

สิ่งสำคัญ Temperature, material, strain rate!

- ◆ การแตกหักแบบเหนียว (Ductile Fracture)
- ◆ การแตกหักแบบเปราะ (Brittle Fracture)

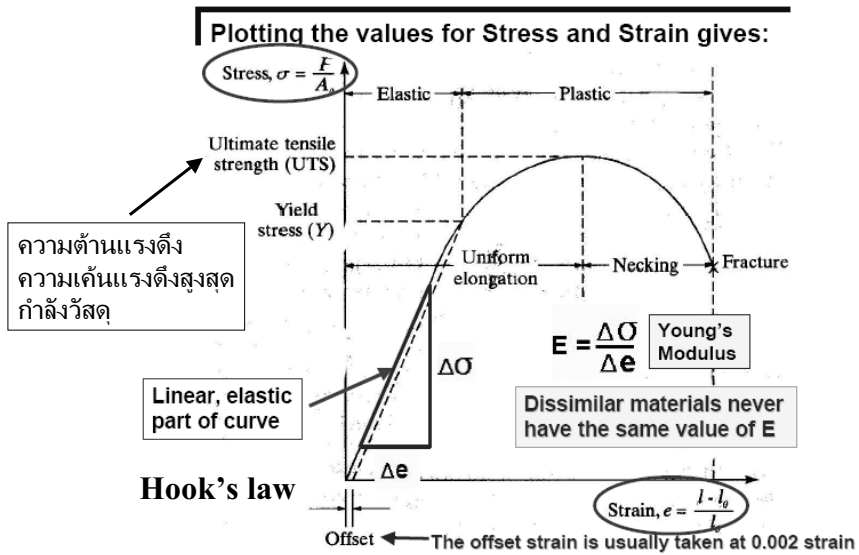


a) Pure gold, lead at room T,  
Other metal, Polymer, glass at quite high T

3

4

## จากการทดสอบแรงดึง



5

## การแตกหัก (Fracture)

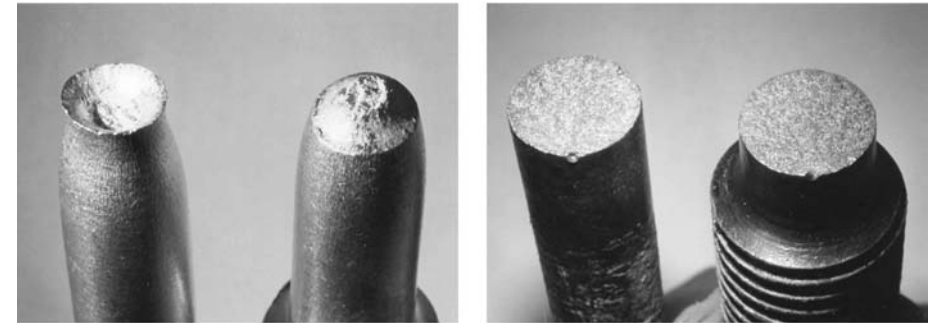


FIGURE 8.3 (a) Cup-and-cone fracture in aluminum. (b) Brittle fracture in a mild steel.

6

## การแตกหักแบบเหนียว

- ◆ เกิดการแปรรูปถาวรก่อนในระดับหนึ่ง (ถ้าเป็นการทดสอบแรงดึงสังเกตจากการคอด)
- ◆ เกิดช่องว่าง (Void) ในเนื้อโลหะ
- ◆ ช่องว่างเชื่อมต่อกันเป็นแนวตั้งฉากทิศแรงดึง
- ◆ การขาดสุดท้ายทำมุม  $45^\circ$
- ◆ รอยแตกแบบเหนียวมักเป็น Cup and Cone

7

## การแตกหักแบบเปราะ



An oil tanker that fractured in a brittle manner by crack propagation around its girth. (Photography by Neal Boenzi. Reprinted with permission from *The New York Times*.)

8

## การแตกหักแบบเปราะ

- ◆ ไม่มีหรือมีการแปรรูปถาวรน้อยมาก
- ◆ แตกหักด้วยแรงดึงในลักษณะเนื้อ โลหะแยกจากกันด้วยแรงดึงตามระนาบเฉพาะที่เรียกว่า **Cleavage Plane** - เป็นการแตกหักผ่านเกรน (**Transgranular Fracture**)
- ◆ ในโลหะบางชนิดมีจุดอ่อนในขอบเกรนทำให้เกิดการแตกหักแบบเปราะระหว่างเกรน (**Intergranular Fracture**)

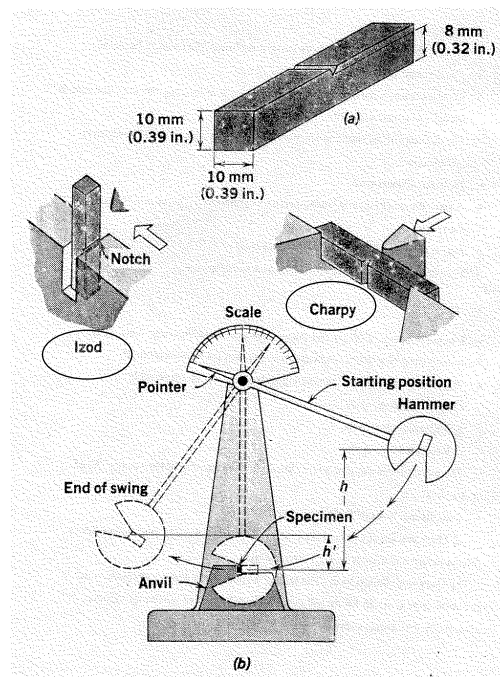
9

## การทดสอบแรงกระแทก (Impact Test)

- ◆ ประเมินความเป็นวัสดุเปราะ/เหนียว อันนำไปสู่ความปลอดภัยในการใช้งาน
- ◆ เพื่อประเมินความแกร่ง **Toughness** ของวัสดุ
  - ประเมินจากพื้นที่ใต้กราฟ **stress-strain** ก็ได้แต่วิธีทดสอบแรงกระแทกจะสะดวกกว่า

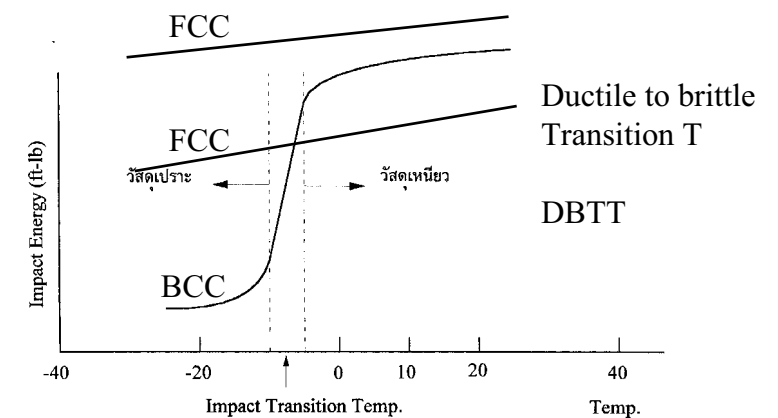
10

## การทดสอบแรงกระแทก (Impact Test)



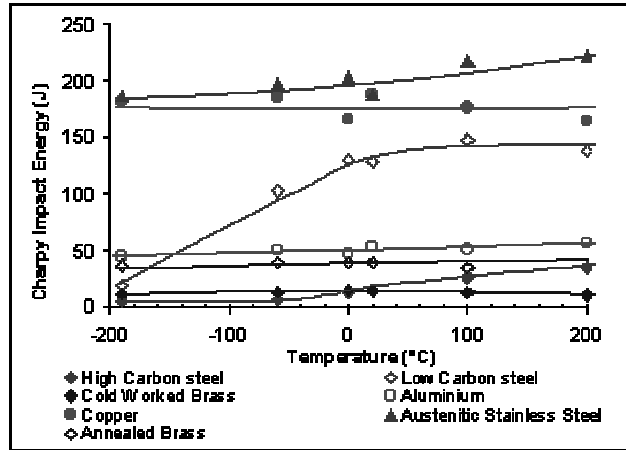
11

## การทดสอบแรงกระแทก (Impact Test)



12

## ตัวอย่างของผลการทดสอบแรงกระแทก



13

## การทดสอบแรงกระแทก (Impact Test)

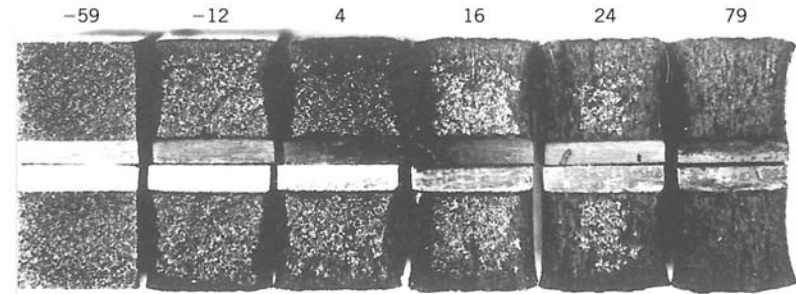
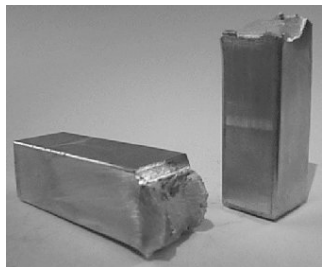
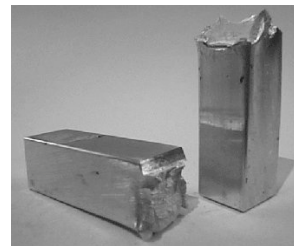


FIGURE 8.13 Photograph of fracture surfaces of A36 steel Charpy V-notch specimens tested at indicated temperatures (in °C). (From R. W. Hertzberg, *Deformation and Fracture Mechanics of Engineering Materials*, 3rd edition, Fig. 9.6, p. 329. Copyright © 1989 by John Wiley & Sons, Inc., New York. Reprinted by permission of John Wiley & Sons, Inc.)

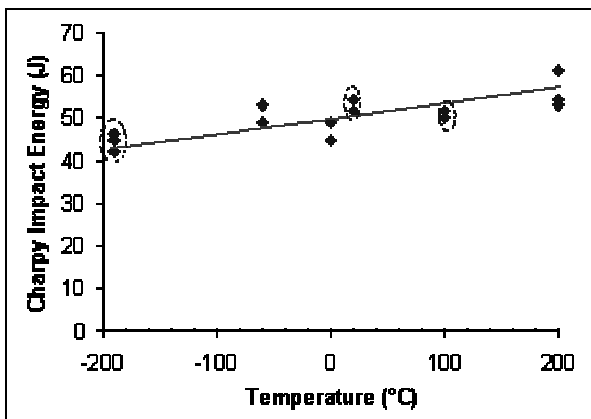
14



## Aluminium (FCC)



15



## ผลของโครงสร้างของโลหะต่อสมบัติเชิงกล

- ◆ ปัจจัยของโครงสร้างผลึกต่อความเหนียว
  - โลหะ FCC เหนียวที่ทุกอุณหภูมิ
  - โลหะ BCC เหนียวที่อุณหภูมิสูง เพราะที่อุณหภูมิต่ำ
  - โลหะ HCP เหนียวที่ทุกอุณหภูมิ
- ◆ ตัวอย่าง: เหล็กที่อุณหภูมิห้องเป็น BCC การแปรรูปไม่คืน
- ◆ ที่อุณหภูมิสูงเป็น FCC การแปรรูปง่ายกว่า แปรรูปได้มากกว่า

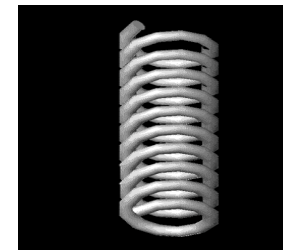
สิ่งสำคัญ Temperature, material, strain rate!

16

## ความล้า (Fatigue)

- ◆ Vdo Impact Test
  - Charpy

- ◆ ความเสียหายเนื่องจากการรับแรงกระทำซ้ำ ๆ เป็นรอบ (Cyclic Load) ทั้งที่แรง (ความเค้น) ในแต่ละรอบ ไม่ได้เกินกำลังวัสดุ (UTS; หรือในการออกแบบใช้ YS) แต่เมื่อเวลา (จำนวนรอบ) ผ่านไป ก็เกิดความเสียหายได้



17

18

## ความล้า (Fatigue)

- ◆ กลไกของความล้า

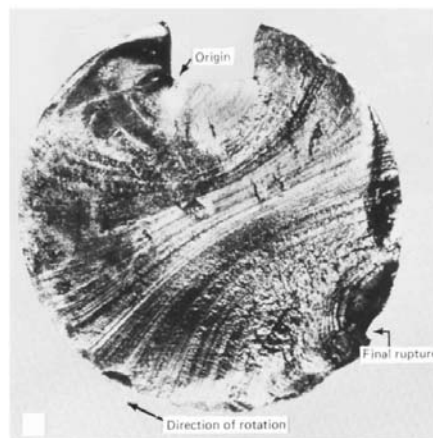


FIGURE 8.19 Fracture surface of a rotating steel shaft that experienced fatigue failure. Beachmark ridges are visible in the photograph. (Reproduced with permission from D. J. Wulpi, *Understanding How Components Fail*, American Society for Metals, Materials Park, OH, 1985.)

19

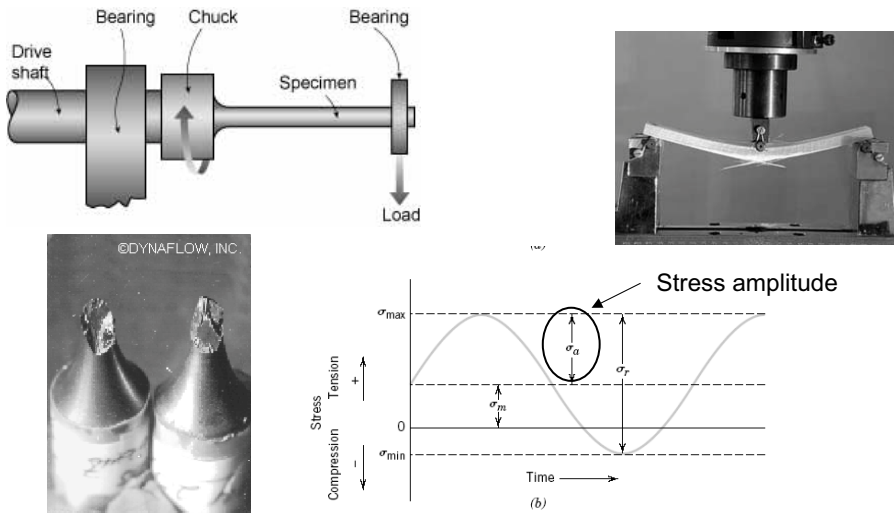
## ความล้า (Fatigue)

- ◆ กลไกของความล้า

- การเริ่มต้นเกิดรอยแตก (Crack Initiation) เกิดบริเวณจุดอ่อน โดยเฉพาะรอยตำหนิ รอยขีดข่วน รอยบาก ร่องต่าง ๆ ที่บริเวณผิว
- การขยายตัวของรอยแตก (Crack Propagation) ภายใต้แรงดึงในแต่ละรอบ
- การแตกหักในขั้นสุดท้าย (Fracture)

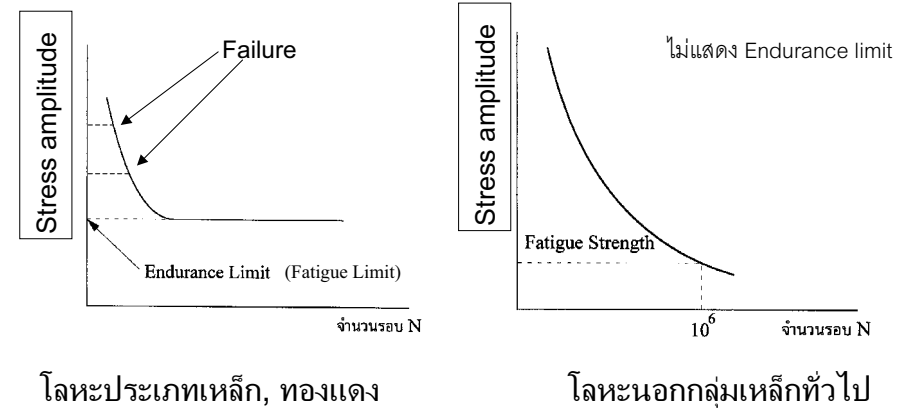
20

## การทดสอบความล้า



21

## S-N Curve จาก การทดสอบความล้า



22

## ความล้า (Fatigue)

- ♦ การออกแบบชิ้นงานที่รับแรงกระทำซ้ำ ๆ เป็นรอบ
  - ออกแบบให้ความเค้นไม่เกิน **Fatigue Limit** หรือ **Fatigue Strength** แล้วแต่กรณี
  - เสริมสร้างความแข็งแรงให้ผิวชิ้นงาน เช่น ทำการชุบแข็งผิว (ป้องกัน **crack initiation**)
  - ทำให้เกิดความเค้นตกค้างที่เป็นแรงอัดบนผิวชิ้นงาน (ป้องกัน **crack initiation**)
  - หลีกเลี่ยงจุดที่เกิดความเค้นสูง เช่น ร่อง รอยบาก รู บนผิวชิ้นงาน (ป้องกัน **crack initiation**)

23

## ความคืบ (Creep)

- ♦ ปรากฏการณ์ที่วัสดุยืดออกเองได้ (เกิดการแปรรูปถาวร) ภายใต้แรงหรือความเค้นคงที่ เมื่อเวลาผ่านไปนาน ๆ ใช้หน่วย K!
- ♦ เกิดที่อุณหภูมิสูง ( $>0.4T_m$  โดยประมาณ)
- ♦ เป็นปัญหาที่เกิดขึ้นกับเครื่องยนต์ เครื่องจักรที่ใช้งานที่ อุณหภูมิสูงๆ เป็นเวลานานๆ

24

Lead  $T_m=327^\circ\text{C}$   
 $\rightarrow 0.4 \cdot (273+327)=240\text{K}=-33^\circ\text{C!}$

Fig.1 Testing Assembly

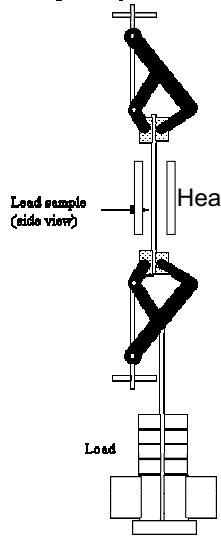
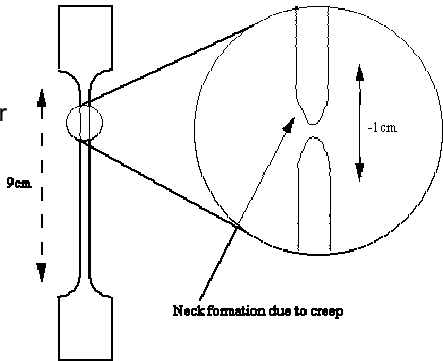
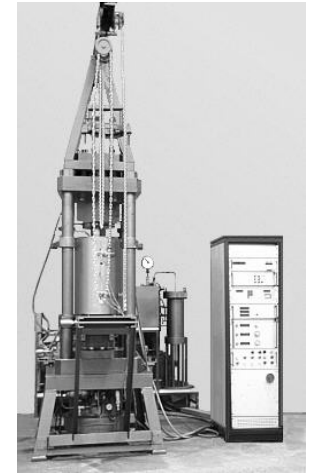


Fig.2 Lead Sample, showing detail of fracture point

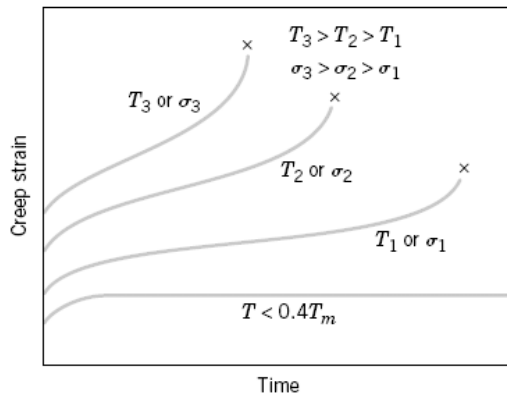


การทดสอบความคืบ

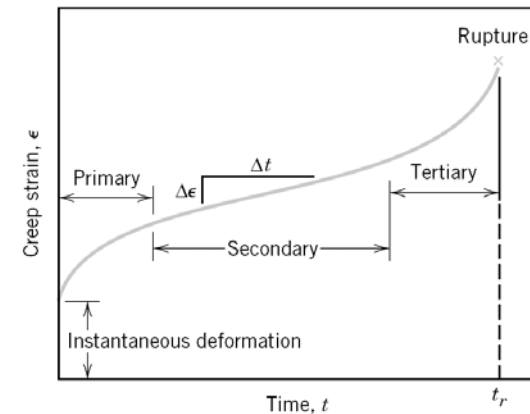
- ◆ Creep Test สนใจค่าอัตราการคืบตัวต่ำสุด (Minimum Creep Rate)
- ◆ Stress-rupture Test สนใจเวลาสุดท้าย



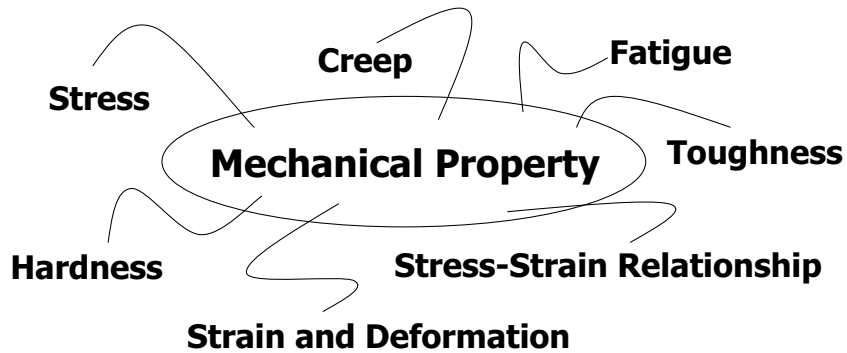
เส้นโค้งความคืบ (Creep Curve)



เส้นโค้งความคืบ (Creep Curve)



สมบัติเชิงกล  
(Mechanical Properties)



29

กรณีศึกษา- สมบัติเชิงกลและการ  
ออกแบบ

กรณีรับแรงสถิตย  
กรณีรับแรงสลับซ้ำ ๆ กัน



30

ชิ้นส่วนรับแรงดึงสถิตย

$$D = 10 \text{ mm}$$

$$A = \pi(5)^2 = 78.5 \text{ mm}^2$$

$$F = 20 \text{ kN}$$

$$\sigma = \frac{20 \text{ kN}}{78.5 \text{ mm}^2} = 254.6 \text{ MPa}$$

31

ชิ้นส่วนรับแรงดึงสถิตย

$$S235; \sigma_y = 240 \text{ MPa}$$

$$\sigma > \sigma_y; \times$$



$$A = \frac{20 \text{ kN}}{240 \text{ MPa}} = 80.33 \text{ mm}^2$$

$$D = \sqrt{\frac{4(80.33)}{\pi}} = 10.3 \text{ mm}$$

32



## ชิ้นส่วนรับแรงดึงสถิตย์

$$D = 11 \text{ mm}$$

$$\sigma = 210.5 \text{ MPa}$$

- ♦ อย่างไรก็ตาม สมการที่ใช้ออกแบบจริงคือ

$$N'\sigma < \frac{\sigma_y}{N} \quad \boxed{\frac{\sigma_y}{N} = \frac{240}{1.5} = 160 > \sigma !!!}$$

เมื่อ  $N'$  = Design Factor,  $N$  = Safety Factor  
 ในที่นี้ ให้  $N' = 1$ ,  $N = 1.5$  (static load)

33

## ชิ้นส่วนรับแรงดึงสถิตย์

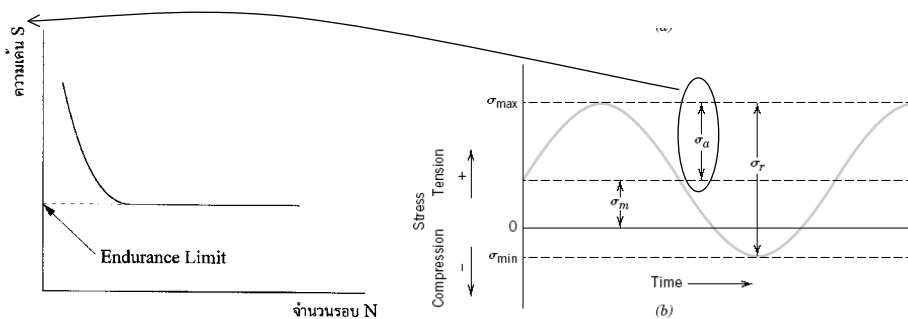
$$A = \frac{20 \text{ kN}}{160 \text{ MPa}} = 125 \text{ mm}^2$$

$$D = \sqrt{\frac{4(125)}{\pi}} = 12.6 \text{ mm}$$

- ♦ สรุปว่า ออกแบบ ใช้  $D = 13 \text{ mm}$

34

## ชิ้นส่วนรับแรงสลับ (ดึง-อัด)



- กรณี S235 ภายใต้งานไซ mean stress = 0 MPa, Endurance Limit = 144 MPa ใช้ safety factor = 2<sub>35</sub>

## ชิ้นส่วนรับแรงสลับ (ดึง-อัด)

$$F_a = 20 \text{ kN} = 20,000 \text{ N}$$

$$A = \frac{20,000}{144/2} = 277.8 \text{ mm}^2$$

$$D = 18.8 \text{ mm}$$

- จะเห็นว่ากรณีการกรรมทางกลเชิงไดนามิก ต้องใช้ชิ้นส่วนใหญ่กว่า (หรือใช้วัสดุที่ดีกว่า) การกรรมสถิตย์

36