

# UNIVERSIDADE ESTADUAL DE CAMPINAS FACULDADE DE ENGENHARIA MECÂNICA



EM608 – Elementos de Máquinas ES690 – Sistemas Mecânicos

## CAPÍTULO 2 -TEORIAS DE FALHA ESTÁTICA E DINÂMICA

Prof. Gregory Bregion Daniel <a href="mailto:gbdaniel@fem.unicamp.br">gbdaniel@fem.unicamp.br</a>

Prof.<sup>a</sup> Katia Lucchesi Cavalca <u>katia@fem.unicamp.br</u>

Campinas, 2º semestre 2020



## Introdução

Falhas por fadiga se iniciam a partir de uma trinca, que pode estar presente no material desde a fabricação do elemento, ou pode se desenvolver com o tempo, devido a deformações cíclicas em torno da região de concentração de tensão.

Existem três estágios básicos e fundamentais na falha por fadiga:

- A Nucleação da Trinca;
- > A Propagação da Trinca;
- > Fratura Súbita.



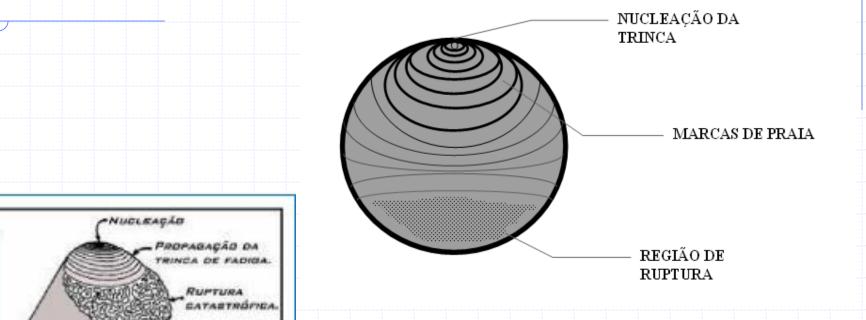
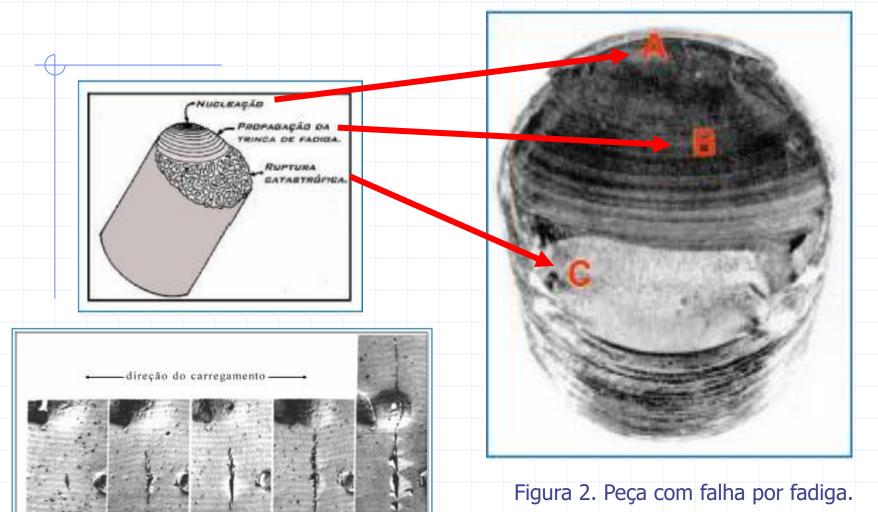


Figura 1 - Mecanismo de Falha por Fadiga em materiais dúcteis





 $N = 2.6 \times 10^4$ 

7 x 104

8 x 104

9 x 104

5 µm

105

Taxa de propagação da trica 10<sup>-8</sup> a 10<sup>-4</sup> in/ciclo Ou ainda 0,025x10<sup>-8</sup> a 0,025x10<sup>-4</sup> m/ciclo

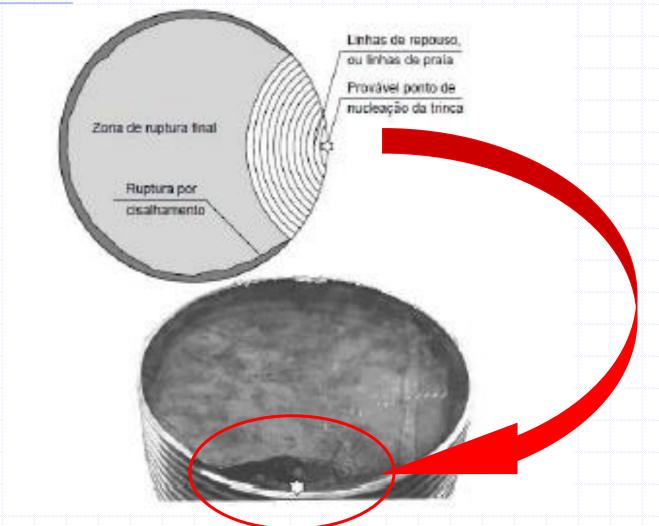


Figura 3. Peça com falha por fadiga por tensão normal e tensão de cisalhamento.



#### Cargas Alternadas em Fadiga

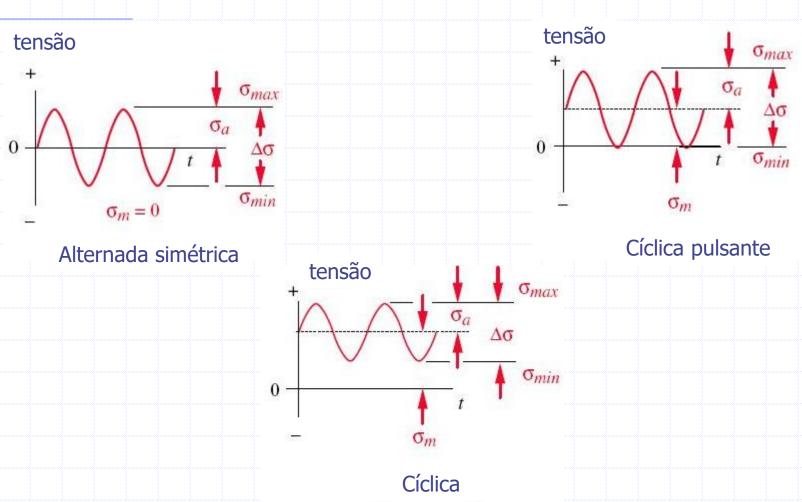


Figura 4 - Tensões Variáveis no Tempo e as Principais Grandezas associadas



No qual a variação de tensão (pico a pico) é dada por:

$$\Delta \sigma = \sigma_{\max} - \sigma_{\min}$$

A componente alternada e a componente média são:

$$\sigma_a = \frac{\sigma_{\max} - \sigma_{\min}}{2}$$

$$\sigma_m = \frac{\sigma_{\max} + \sigma_{\min}}{2}$$



Estado múltiplo de tensões

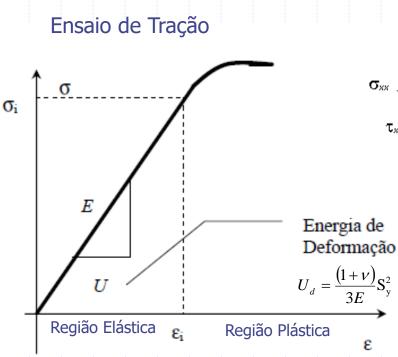


Figura 5 - Diagrama Tensão Deformação Estado uniaxial de tensão  $\sigma_1 = Sy \ e \ \sigma_2 = \sigma_3 = 0$ 

$$U_d = \frac{\left(1 + \nu\right)}{3E} S_y^2$$

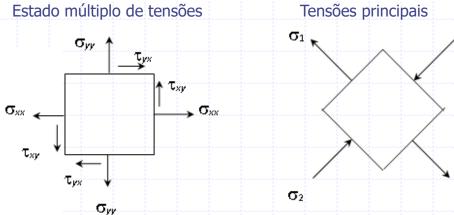


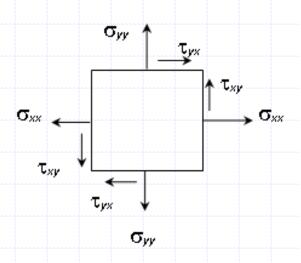
Figura 7 – Tensões principais

Figura 6 – Corpo de prova Ensaio de tração



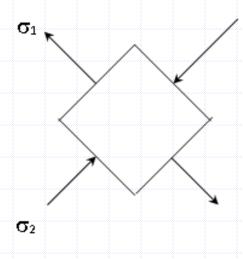
São estimados o limite de escoamento e o limite de ruptura em tração Sut





Energia de Distorção

#### Tensões principais



$$U_d = \frac{(1+\nu)}{3E} \left[ \sigma_1^2 + \sigma_2^2 - \sigma_1 \sigma_2 \right]$$

Compara a energia de distorção no estado múltiplo de tensões com a energia de distorção presente num ensaio de tração, dentro da região elástica, ou seja, até o limite de escoamento.

$$U_{d} = \frac{(1+\nu)}{3E} \left[ \sigma_{1}^{2} + \sigma_{2}^{2} - \sigma_{1}\sigma_{2} \right] \quad U_{d} = \frac{(1+\nu)}{3E} S_{y}^{2} \quad S_{y}^{2} = \left[ \sigma_{1}^{2} + \sigma_{2}^{2} - \sigma_{1}\sigma_{2} \right]$$

Para fadiga devido a momento torsor, os pontos de falha, para flexão e torção alternadas, são plotados num gráfico, cujos eixos relacionam  $\sigma_1$  e  $\sigma_2$ .

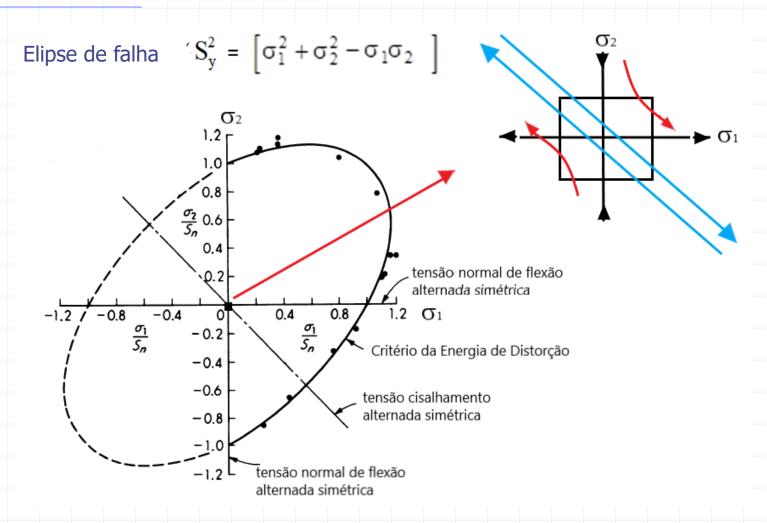
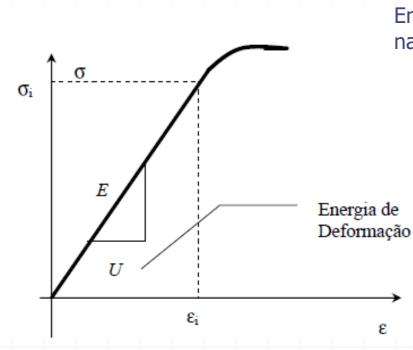


Figura 8 - Pontos de falha por fadiga sobre o critério da energia de distorção.



Energia de deformação para qualquer tensão na região elástica do ensaio de tração

$$U_d = \frac{(1+\nu)}{3E} \sigma_i^2$$

Energia de deformação num estado múltiplo de tensões

$$U_d = \frac{(1+\nu)}{3E} \left[ \sigma_1^2 + \sigma_2^2 - \sigma_1 \sigma_2 \right]$$

Tensão equivalente de Von Mises

$$\tilde{\sigma}^2 = \left[\sigma_1^2 + \sigma_2^2 - \sigma_1\sigma_2\right]$$

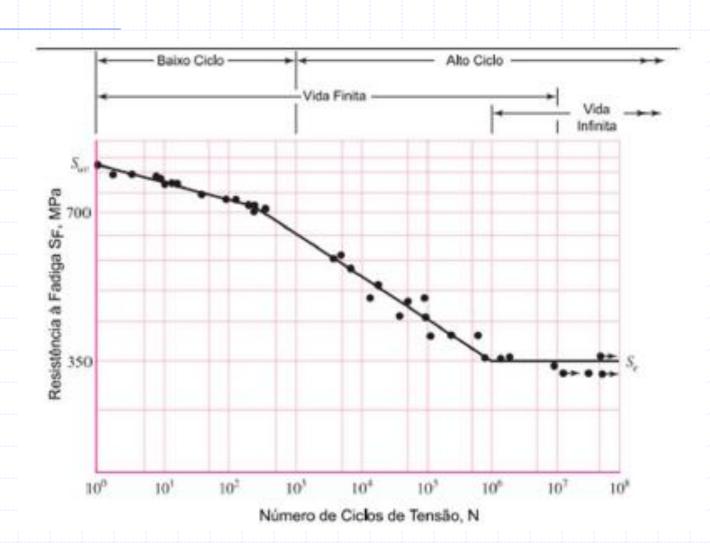
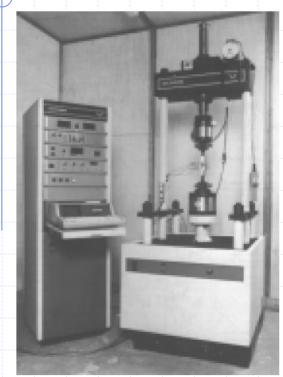


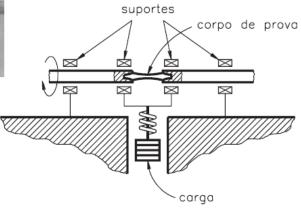
Figura 9 – Diagrama S-N

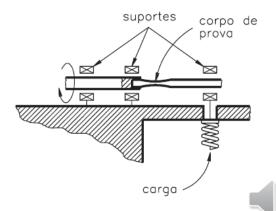


Figura 10. Ensaios de Fadiga



Torção Tração – Compressão Flexão Flexão rotativa





solicitação de flexão central

solicitação de flexão no extremo

#### Principais Diagramas

Um dos principais diagramas para análise de fadiga é a curva *S-N*, na qual relaciona o nível de tensão com o número de ciclos aplicado até a falha.

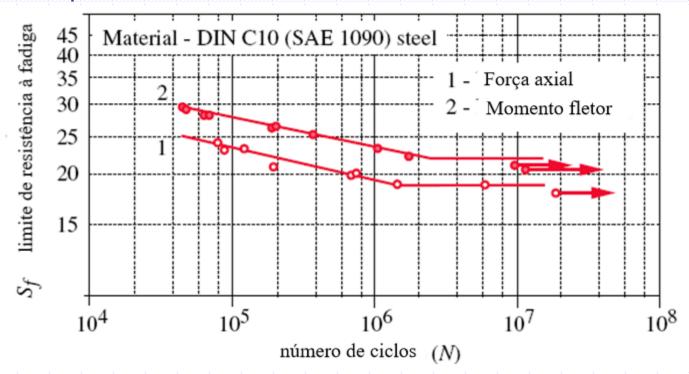


Figura 11 - Curva S-N para carga axial alternada e flexão alternada (eixos rotativos)



Limite de Resistência Fadiga

#### a.) Para Aço:

$$S_{e'} \cong 0.5S_{ut} \implies S_{ut} < 200 \text{ ksi } (1400 \text{ MPa})$$

 $S_{e'} \cong 100 \text{ ksi } (700 \text{ MPa}) \Rightarrow S_{ut} \geq 200 \text{ ksi } (1400 \text{ MPa})$ 

#### b.) Para Ferro Fundido:

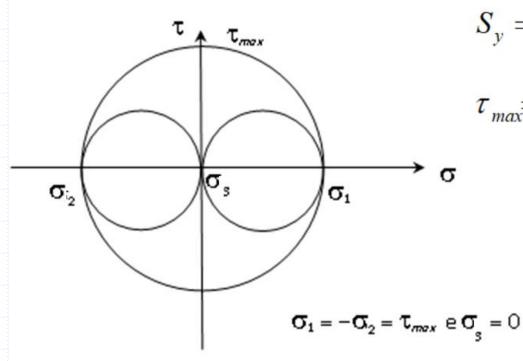
$$S_{e'} \cong 0.4S_{ut} \implies S_{ut} < 60 \text{ ksi } (400 \text{ MPa})$$

$$S_{e'} \cong 24 \text{ ksi } (160 \text{ MPa}) \implies S_{ut} \geq 60 \text{ ksi } (400 \text{ MPa})$$



## Resistência à Fadiga Torcional

A resistência à fadiga em torção (ou limite de fadiga em cisalhamento puro) para um material dúctil, é aproximadamente 58% da resistência à fadiga flexional (ou limite de fadiga flexional), de acordo com o critério da Energia de distorção.



$$S_{y} = \sqrt{\sigma_{1}^{2} - \sigma_{1}\sigma_{2} + \sigma_{2}^{2}} = \sqrt{3\tau_{max}^{2}}$$

$$\tau_{max} = \frac{S_{y}}{\sqrt{3}} = 0,577S_{y} = S_{ys}$$

$$S_{fs} = 0.577 S_f$$



Figura 12 – Círculo de Mohr

## Efeito da Componente Média

A presença da componente média da tensão variável no tempo tem um efeito significativo sobre falhas em fadiga. Quando a componente média de tração é adicionada à componente alternada da tensão, o material apresenta limite de resistência a fadiga inferior ao caso de solicitação por tensão alternada simétrica.

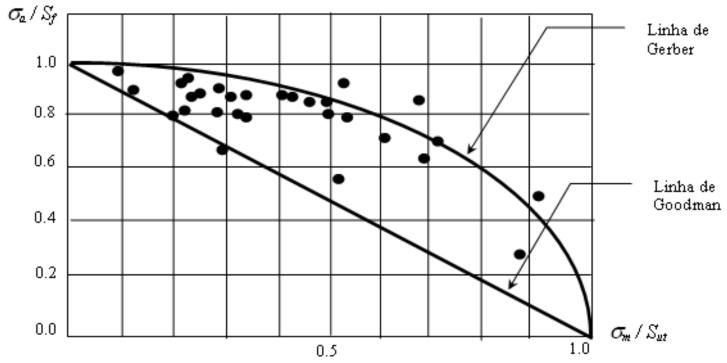


Figura 13 - Efeito da Tensão Média sobre a Resistência à Fadiga, para um elevado número de ciclos.



A parábola que ajusta os dados com precisão razoável, é denominada linha de Gerber, enquanto que, a linha reta que une os pontos extremos de resistência à fadiga e de máxima resistência à tração, chama-se linha de Goodman, e representa uma boa aproximação para o limite inferior dos dados de testes.

A linha de Gerber representa a medida do comportamento médio destes parâmetros para materiais dúcteis; enquanto que a linha de Goodman é o limite mínimo para este comportamento, em flexão alternada, sendo aplicada como critério de projeto, uma vez que está mais a favor da segurança



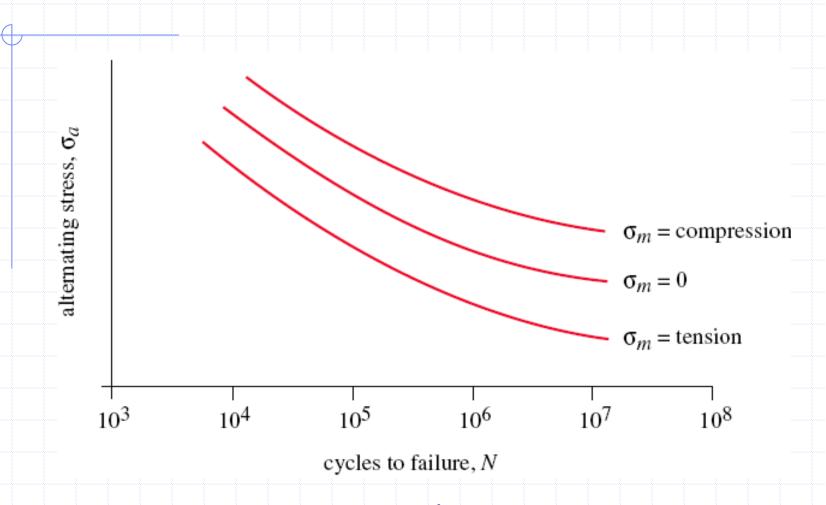


Figura 14 - Efeito da Componente Média de Tensão na Vida em Fadiga



### Fatores de Correção para a Resistência a Fadiga

A resistência à fadiga, obtida através de testes de fadiga padronizados, deve ser adequada às diferenças físicas existentes entre o ambiente de teste e o elemento real a ser projetado. Os principais fatores a serem considerados para correção ou adequação deste parâmetro são:

- a.) carregamento aplicado
- b.) tamanho ou dimensões
- c.) acabamento superficial
- d.) temperatura ambiente
- e.) confiabilidade.

$$S_e = C_{\text{carga}}.C_{\text{tam}}.C_{\text{sup}}.C_{\text{temp}}.C_{\text{conf}}.S_{e'}$$

$$S_f = C_{\text{carga}}.C_{\text{tam}}.C_{\text{sup}}.C_{\text{temp}}.C_{\text{conf}}.S_{f'}$$



## Efeito do Carregamento

Flexão Alternada:  $C_{\text{carga}} = 1,0$ 

Carga Axial:  $C_{carga} = 0.7$ 

#### Efeito do Tamanho

#### **Elementos Cilíndricos:**

 $d \leq 0.3$  in ou 8mm

0.3 in  $\leq d \leq 10$  in

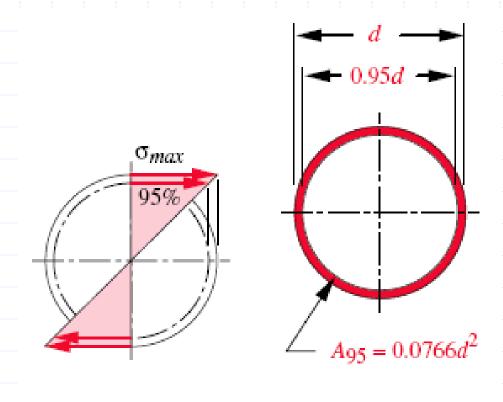
 $8 \, \text{mm} \le d \le 250 \, \text{mm}$ 

$$C_{tam} = 1.0$$

$$C_{tam} = 0.869d^{-0.097}$$
  
 $C_{tam} = 1.189d^{-0.097}$ 

$$C_{tam} = 1.189d^{-0.097}$$





(a) Stress distribution

(b) Area above 95%

Figura 15 - Área Tencionada acima de 95% da Tensão Máxima



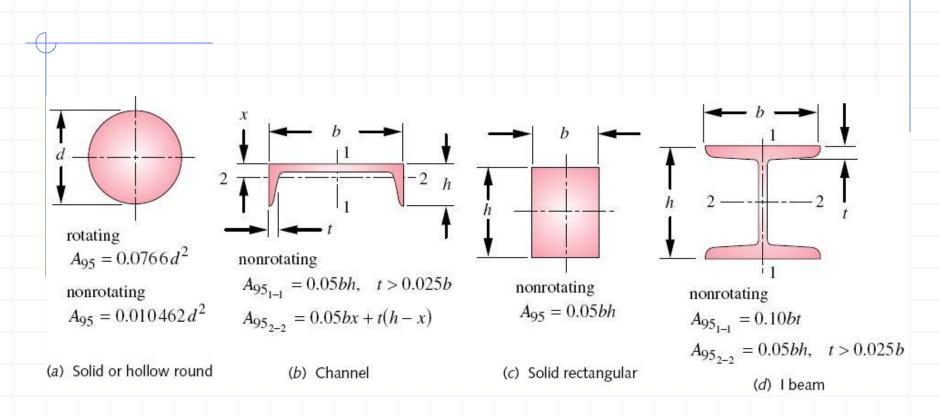


Figura 16 - Cálculo de A95 para algumas seções mais comuns.



#### Elementos com outras formas geométricas:

Como a distribuição de tensões é linear através do diâmetro da seção circular, para uma viga rotativa sujeita a flexão alternada, o diâmetro varia de 0.95 d a 1.0 d na seção sujeita a uma distribuição de tensões entre 95% a 100% de  $\sigma_{max}$ .

$$A_{95} = \pi \left[ \frac{d^2 - (0.95d)^2}{4} \right] = 0.0766d^2$$

O diâmetro equivalente, para um elemento de seção não circular, é dado por:

$$d_{equiv} = \sqrt{\frac{A_{95}}{0,0766}}$$



### Efeito do Acabamento Superficial

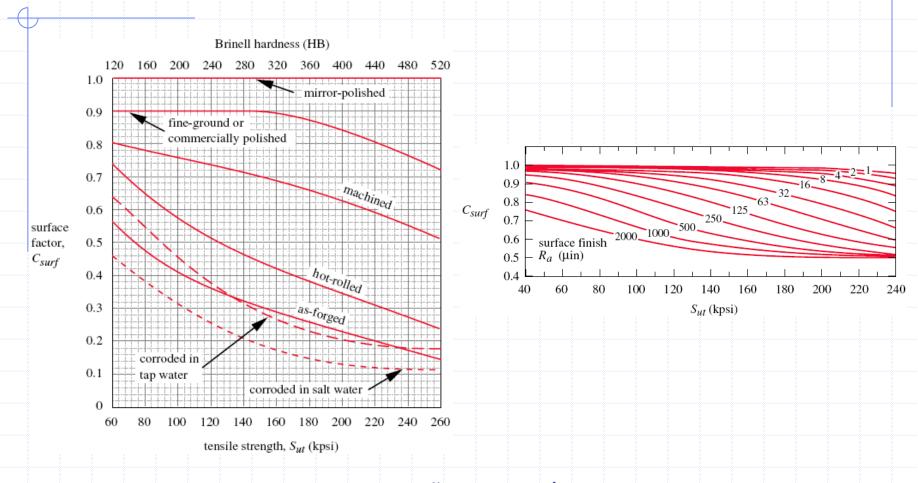


Figura 17 - Fator de Correção de Superfície para Aços (a) e em função da Rugosidade do Material (b).



Shigley e Mischke (1989) desenvolveram uma equação exponencial para representar o fator de superfície em função da máxima resistência a tração ( $S_{ut}$ ), em [kpsi] ou [MPa].

$$C_{\sup} = A(S_{ut})^b$$

Se  $C_{sup} > 1,0$ , aplica-se então,  $C_{sup} = 1,0$ 

Tabela 1 - Coeficientes para a Equação de Fator de Correção de Superfície

	М	Pa	kpsi		
Acabamento Superficial	A	ь	A	ь	
Polimento fino comercial	1,58	-0,085	1,34	-0,085	
Usinado ou Estampado a frio	4,51	-0,265	2,70	-0,265	
Rolado a quente	57,7	-0,718	14,40	-0,718	
Forjado	272	-0,995	39,90	-0,995	



#### Efeito da Temperatura

$$C_{temp} = 1.0 para T \le 450^{\circ} C(840^{\circ} F)$$

$$C_{temp} = 1 - 0.0058(T - 450)$$
 para  $450 \le T \le 550^{\circ}$  C

$$C_{temp} = 1 - 0.0032(T - 840)$$
 para  $840 \le T \le 1020$ F

#### Efeito de Confiabilidade

Tabela 2 - Fatores de Confiabilidade para desvio padrão de 8%.

CONFIABILIDADE	50 %	90 %	99 %	99.9 %	99.99 %	99.999 %
$C_{\it conf}$	1,0	0,897	0,814	0,753	0,702	0,659

