

## 第3章 机械零件的强度

§3-1 材料的疲劳特性

§3-2 机械零件的疲劳强度计算

§3-3 机械零件的接触强度



## §3-1 材料的疲劳特性

### 一、应力的种类

静应力:  $\sigma = \text{常数}$

变应力:  $\sigma$  随时间变化

平均应力:  $\sigma_m = \frac{\sigma_{\max} + \sigma_{\min}}{2}$

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

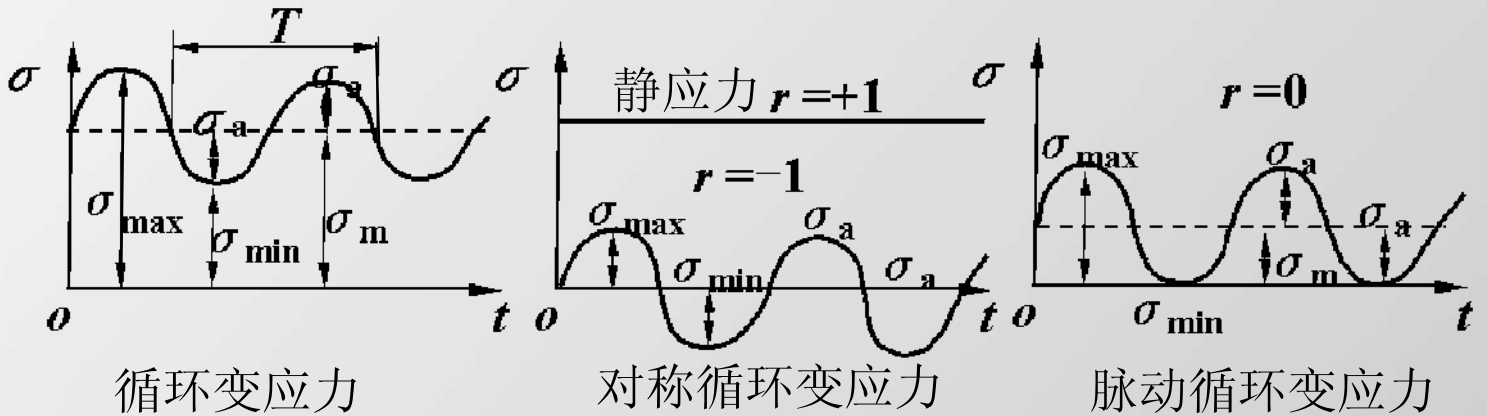
变应力的循环特性:

$$r = \frac{\sigma_{\min}}{\sigma_{\max}}$$

----对称循环变应力

----脉动循环变应力

----静应力



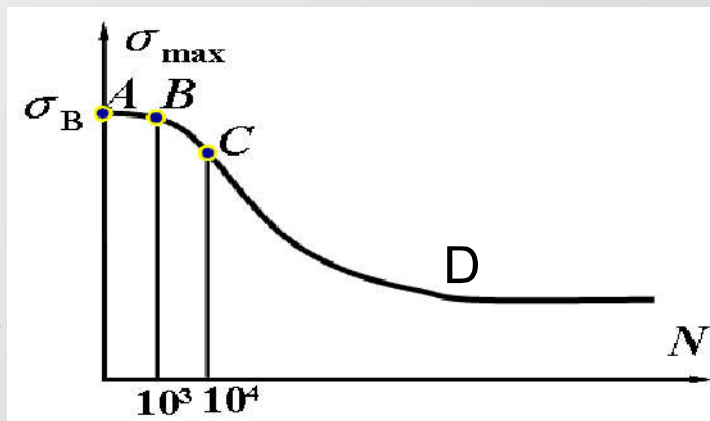
在变应力作用下，零件发生疲劳破坏。

疲劳破坏与应力循环次数(即使用寿命)有关。

疲劳破坏的最大应力远比静应力下材料的强度极限低，甚至比屈服极限低。

## 二、 $\sigma-N$ 疲劳曲线

用参数 $\sigma_{\max}$ 表征材料的疲劳极限，在一定的应力比 $r$ 下，可得出如图所示的疲劳曲线，称为： $S-N$ 疲劳曲线。



- 1、AB段：应力循环次数 $<10^3$ ， $\sigma_{\max}$ 变化很小，可以近似看作为静应力强度。
- 2、BC段： $N=10^3\sim 10^4$ ，随着 $N \uparrow \rightarrow \sigma_{\max} \downarrow$ 下降明显，伴随材料的塑性变形。



3、CD段：实践证明机械零件的疲劳大多发生在部分。  
极限应力与循环次数的关系：

$$\sigma_{rN}^m N = C \quad (N_C \leq N \leq N_D)$$

4、D点以后：疲劳曲线呈一水平线，代表着无限寿命区  
其方程为：

$$\sigma_{rN} = \sigma_{r\infty} \quad (N > N_D)$$

由于 $N_D$ 很大，所以在作疲劳试验时，常规定一个循环次数 $N_0$ (称为循环基数)，用 $N_0$ 及其相对应的疲劳极限 $\sigma_r$ 来近似代表 $N_D$ 和  $\sigma_{r\infty}$ 。

$$\sigma_{rN}^m N = \sigma_r^m N_0 = C$$



CD区间内循环次数N与疲劳极限 $\sigma_{rN}$ 的关系为:

$$\sigma_{rN} = \sigma_r \sqrt[m]{\frac{N_0}{N}} \quad N = \left( \frac{\sigma_r}{\sigma_{rN}} \right)^m N_0$$

式中:  $\sigma_r$ 、 $N_0$ 及 $m$ 的值由材料试验确定。

试验结果表明在CD区间内, 试件经过相应次数的边应力作用之后, 总会发生疲劳破坏。

D点以后, 如果作用的变应力最大应力小于D点的应力 ( $\sigma_{\max} < \sigma_r$ ), 则无论循环多少次, 材料都不会破坏。

CD区间-----有限疲劳寿命阶段

D点之后----无限疲劳寿命阶段

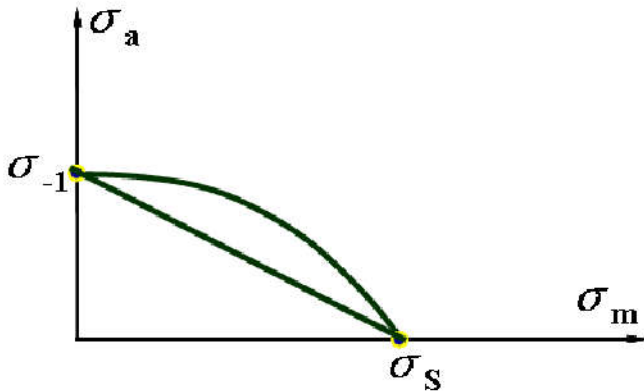
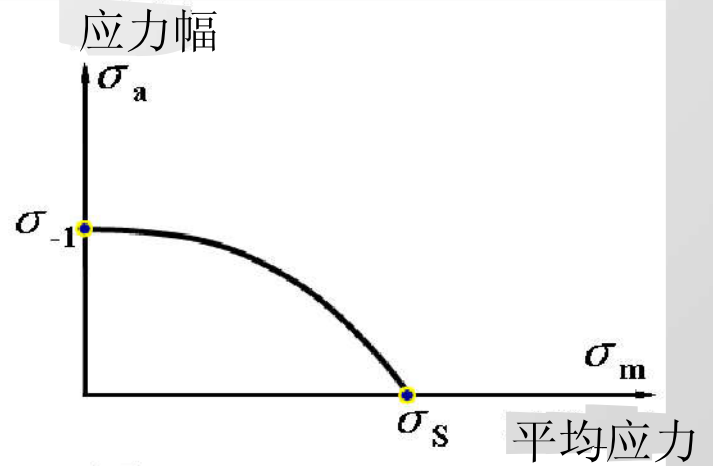
} 高周疲劳



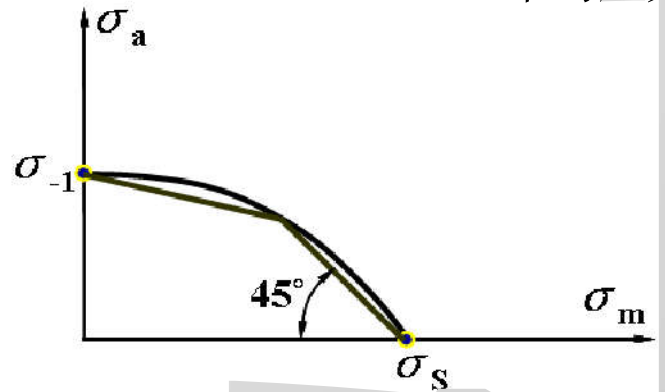
### 三、等寿命疲劳曲线

材料的疲劳极限曲线也可用在一定的应力循环次数 $N$ 下，极限应力幅之间的关系曲线来表示，称为等寿命曲线（或极限应力线图）。

实际应用时常有两种简化方法。



简化曲线之一



简化曲线之二

简化等寿命曲线（极限应力线图）：

已知A' (0,  $\sigma_{-1}$ ) 对称循环  
D' ( $\sigma_0/2$ ,  $\sigma_0/2$ ) 脉动循环  
环两点坐标，求得A'G'直线的方程为：

$$\sigma_{-1} = \sigma'_a + \psi_\sigma \sigma'_m$$

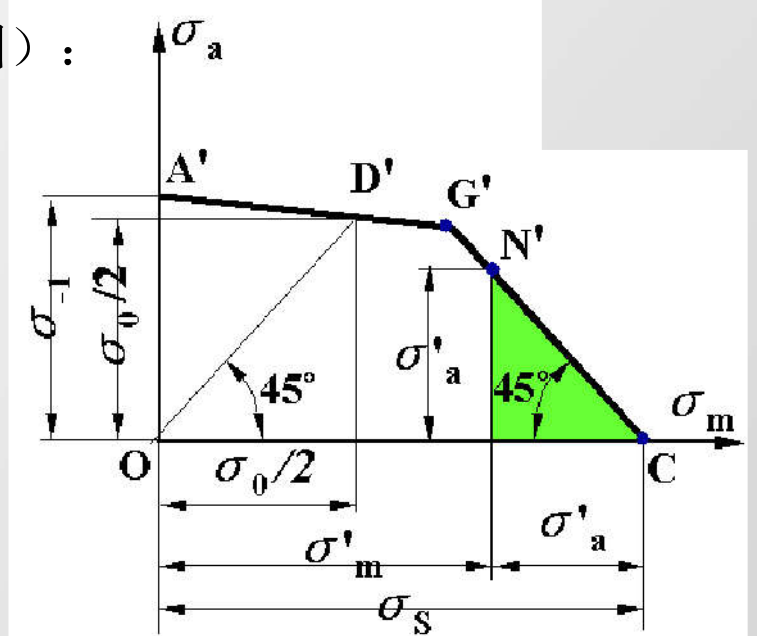
AG'直线上任意点代表了一定循环特性时的疲劳极限。

AG'直线上任意点代表了一定循环特性时的疲劳极限。

由图中两条直角边相等 $\sigma'_a$ ，可求得 CG'直线的方程为：

$$\sigma'_{\max} = \sigma'_a + \sigma'_m = \sigma$$

说明CG'直线上任意点的最大应力达到了屈服极限应力。



- 当循环应力参数 ( $\sigma_m$ ,  $\sigma_a$ ) 落在OA'G'C以内时, 表示不会发生疲劳破坏。
- 当应力点落在OA'G'C以外时, 一定会发生疲劳破坏。
- 而正好落在A'G'C折线上时, 表示应力状况达到疲劳破坏的极限值。

公式  $\sigma_{-1} = \sigma'_a + \psi_\sigma \sigma'_m$  中的参数  $\psi_\sigma$  ---- 试件受循环弯曲应力时的材料常数, 其值由试验及下式决定:

$$\psi_\sigma = \frac{2\sigma_{-1} - \sigma_0}{\sigma_0}$$

对于碳钢,  $\psi_\sigma \approx 0.1 \sim 0.2$ , 对于合金钢,  $\psi_\sigma \approx 0.2 \sim 0.3$ 。

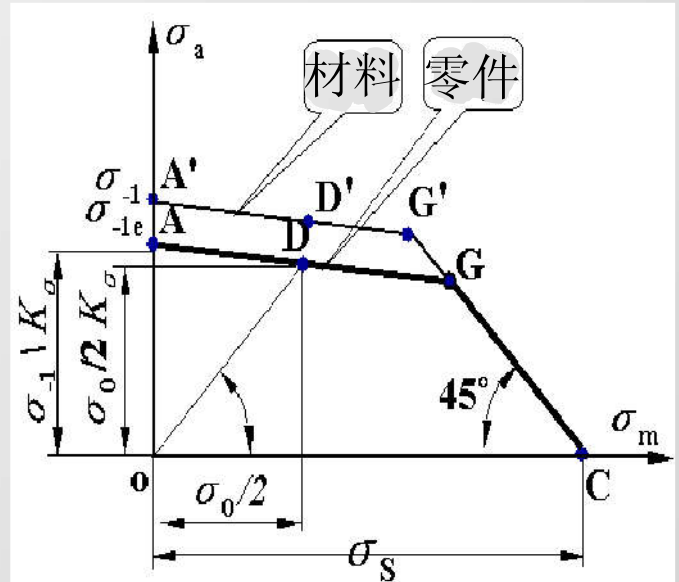




## §3-2 机械零件的疲劳强度计算

### 一、零件的极限应力线图

由于材料试件是一种特别规定的结构，而实际零件的几何形状、尺寸大小、加工质量及强化因素等与材料试件有区别，使得零件的疲劳极限要小于材料试件的疲劳极限。



设材料的对称循环弯曲疲劳极限为： $\sigma_{-1}$

零件的对称循环弯曲疲劳极限为： $\sigma_{-1e}$

定义弯曲疲劳极限的综合影响系数  $K_\sigma$ ：
$$\psi_\sigma = \frac{2\sigma_{-1} - \sigma_0}{\sigma_0}$$

$$\sigma_{-1e} = \sigma_{-1} / K_\sigma$$

不对称循环时， $K_\sigma$ 是试件与零件极限应力幅的比值。



直线AG的方程为：
$$\sigma_{-1e} = \frac{\sigma_{-1}}{K_\sigma} = \sigma'_{ae} + \psi_{\sigma e} \sigma'_{me}$$

或：
$$\sigma_{-1} = K_\sigma \sigma'_{ae} + \psi_\sigma \sigma'_{me}$$

直线CG的方程为：

$$\sigma'_{ae} + \sigma'_{me} = \sigma_s$$

$\sigma'_{ae}$  ---零件的极限应力幅；  $\sigma'_{me}$  ---零件的极限平均应力；

$\psi_{\sigma e}$  ---零件受弯曲的材料特性。

弯曲疲劳极限的综合影响系数 $K_\sigma$ ：应力集中、尺寸因素、表面加工质量及强化等因素的综合影响结果。

$$K_\sigma = \left[ \frac{k_\sigma}{\varepsilon_\sigma} + \frac{1}{\beta_\sigma} - 1 \right] \frac{1}{\beta_q}$$

其中： $k_\sigma$  ---有效应力集中系数；

$\varepsilon_\sigma$  ---尺寸系数；

$\beta_\sigma$  ---表面质量系数；

$\beta_q$  ---强化系数。



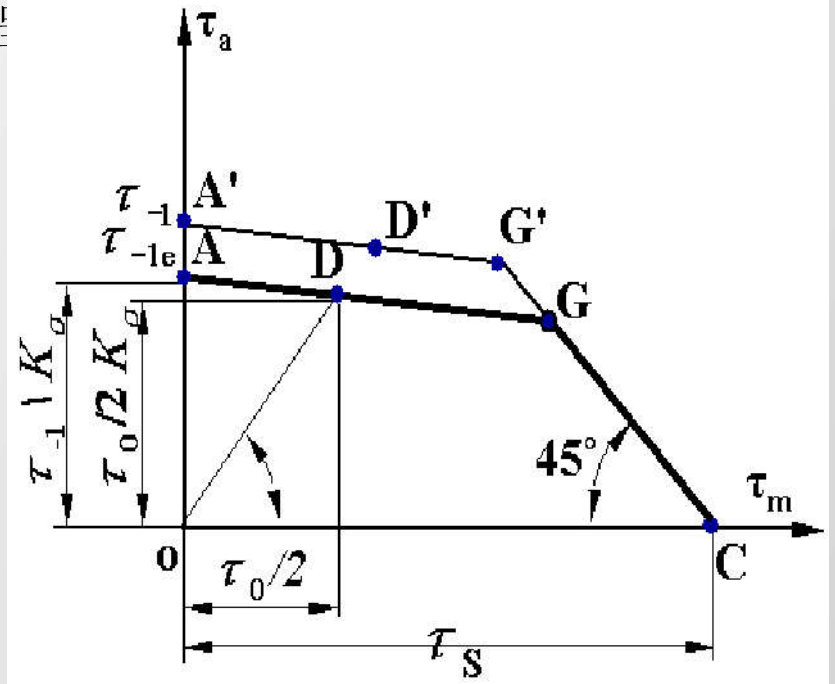
对于切应力同样有如下方程

$$\text{或: } \tau_{-1} = K_{\tau} \tau'_{ae} + \psi_{\tau} \tau'_{me}$$

$$\text{及: } \tau'_{ae} + \tau'_{me} = \tau_s$$

$$\tau_{-1e} = \frac{\tau_{-1}}{K_{\tau}} = \tau'_{ae} + \psi_{\tau} \tau'_{me}$$

$$K_{\tau} = \left[ \frac{k_{\tau}}{\varepsilon_{\tau}} + \frac{1}{\beta_{\tau}} - 1 \right] \frac{1}{\beta_q}$$



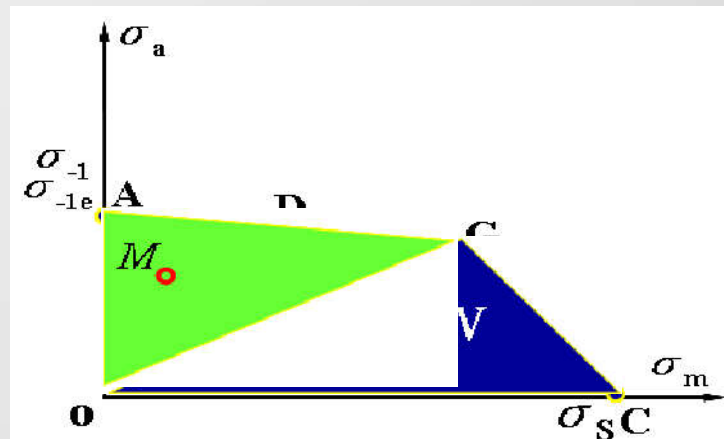
其中的系数： $k_{\tau}$ 、 $\varepsilon_{\tau}$ 、 $\beta_{\tau}$ 、 $\beta_{\tau}$  与  
 $k_{\sigma}$ 、 $\varepsilon_{\sigma}$ 、 $\beta_{\sigma}$ 、 $\beta_q$  相对应。

零件的 $k_{\sigma}$ 、 $\varepsilon_{\sigma}$ 、 $\beta_{\sigma}$ 、 $\beta_q$ 查本章附表3-1~3-11。



## 二、单向稳定变应力时零件的疲劳强度计算

根据零件危险截面上的  $\sigma_{\max}$  及  $\sigma_{\min}$ ，确定平均应力  $\sigma_m$  与应力幅  $\sigma_a$ 。在极限应力线图的坐标中标出相应工作应力点M或N。



对应的疲劳极限应力应是极限应力曲线AGC上的某一个点M'或N'所代表的应力( $\sigma'_m$ ， $\sigma'_a$ )。

计算安全系数及疲劳强度条件为：
$$S_{ca} = \frac{\sigma'_{\max}}{\sigma_{\max}} = \frac{\sigma'_m + \sigma'_a}{\sigma_m + \sigma_a} \geq S$$

M'或N'的位置确定与循环应力变化规律有关。

可能发生的应力变化规律：

- 应力比为常数  $r=C$
- 平均应力为常数  $\sigma_m=C$
- 最小应力为常数  $\sigma_{\min}=C$





计算安全系数及疲劳强度条件为：

$$S_{ca} = \frac{\sigma'_{\max}}{\sigma_{\max}} = \frac{\sigma_{-1}}{K_{\sigma}\sigma_a + \psi_{\sigma}\sigma_m} \geq S$$

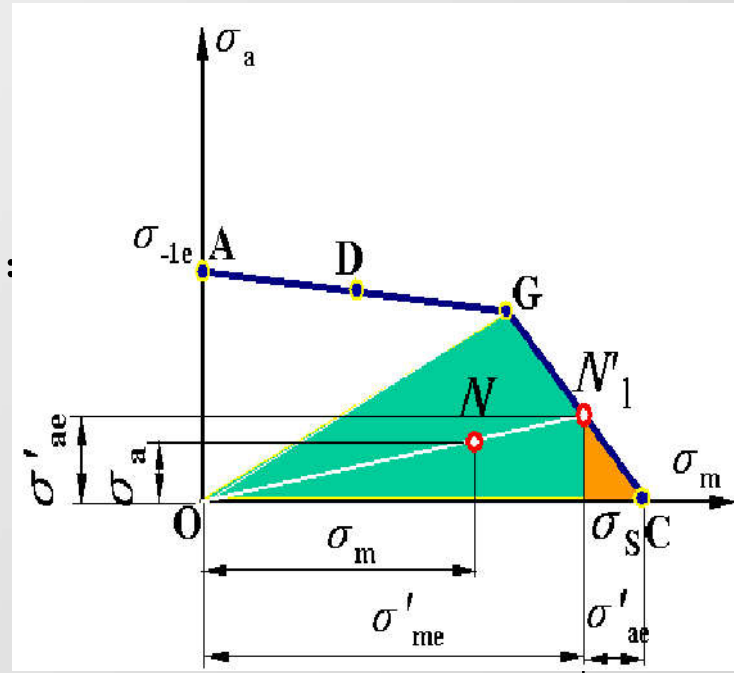
N点的极限应力点N'<sub>1</sub>位于直线CG上：

$$\sigma'_{\max} = \sigma'_{ae} + \sigma'_{me} = \sigma_s$$

工作应力为N点时，可能发生屈服失效，故只需要进行静强度计算：

$$S_{ca} = \frac{\sigma_s}{\sigma_{\max}} = \frac{\sigma_s}{\sigma_a + \sigma_m} \geq S$$

凡是工作应力点落在OGC区域内，在循环特性  $r = \text{常数}$  的条件下，极限应力都为屈服极限，只需要进行静强度计算。

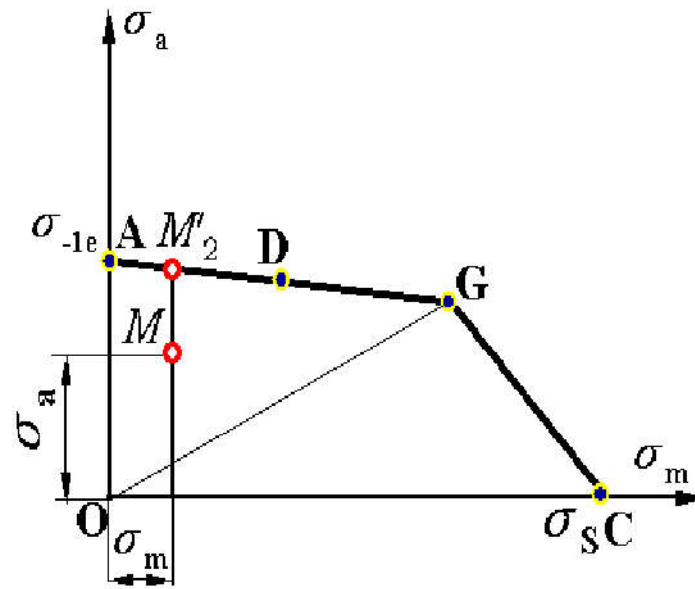


2)  $\sigma_m = C$

M点的极限应力为M'2, 有:  $\sigma'_m =$

M'2 ----过M点且纵轴平行线上, 该线上具有相同的平均应力值。

联立直线M M'2和AG的方程, 求解M'2点的极限应力:



$$\sigma'_{\max} = \sigma'_{ae} + \sigma_m = \frac{\sigma_{-1} + (K_{\sigma} - \psi_a)\sigma_m}{K_{\sigma}}$$

计算安全系数及疲劳强度条件:

$$S_{ca} = \frac{\sigma'_{\max}}{\sigma_{\max}} = \frac{\sigma_{-1} + (K_{\sigma} - \psi_{\sigma})\sigma_m}{K_{\sigma}(\sigma_a + \sigma_m)} \geq S$$



N点的极限应力为N'2 落在了直线CG上

故进行静强度计算:

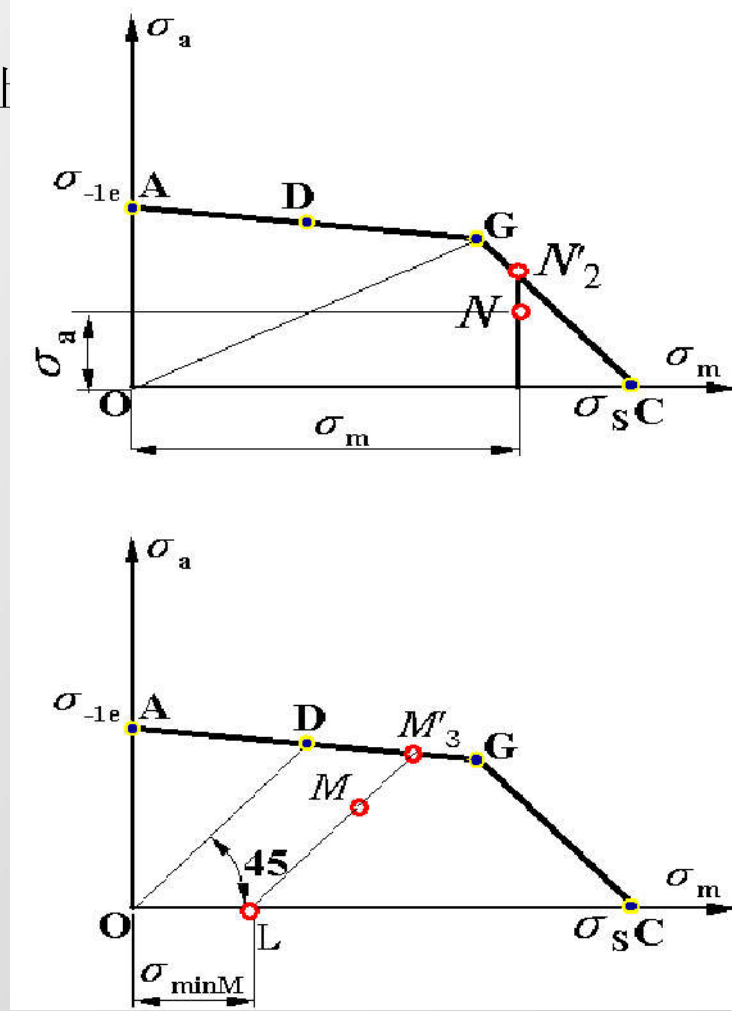
$$S_{ca} = \frac{\sigma_s}{\sigma_{\max}} = \frac{\sigma_s}{\sigma_a + \sigma_m} \geq S$$

3)  $\sigma_{\min} = C$

由于  $\sigma_{\min} = \sigma_m - \sigma_a = C$ ,

过M点作45° 直线，与AG相交于M'3 点，其上任意一点所代表的应力循环都具有相同的最小应力。

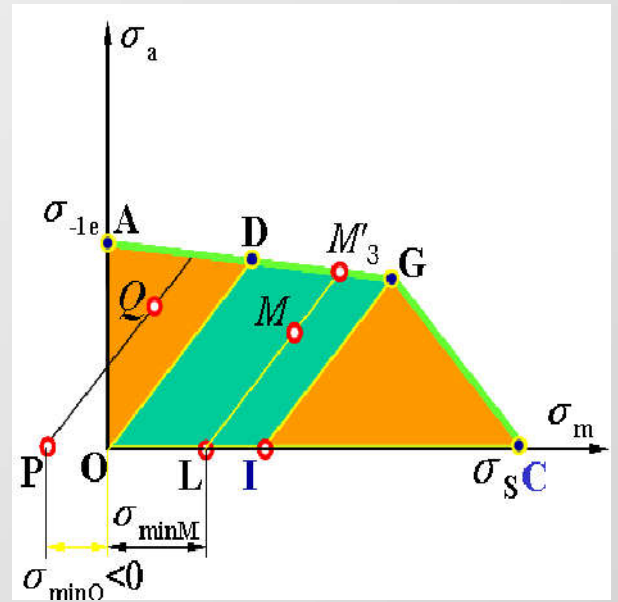
即:  $\sigma'_{\min} = \sigma_{\min}$





过O、G两点分别作45°直线，  
得OAD、ODGI、GCI三个区域。

- 在OAD区域内，最小应力均为负值，在实际机器中极少出现，故不予讨论。
- 在GCI区域内，极限应力都为屈服极限。按静强度计算：
- 在ODGI区域内，极限应力在疲劳极限应力曲线上。



$$S_{ca} = \frac{\sigma_s}{\sigma_{\max}} = \frac{\sigma_s}{\sigma_a + \sigma_m} \geq S$$

联立直线M M'<sub>3</sub> ( $\sigma_{\min} = \sigma_m - \sigma_a = C$ ) 和AG的方程，求解M'<sub>3</sub>点的坐标值。

计算安全系数  
及疲劳强度条件：

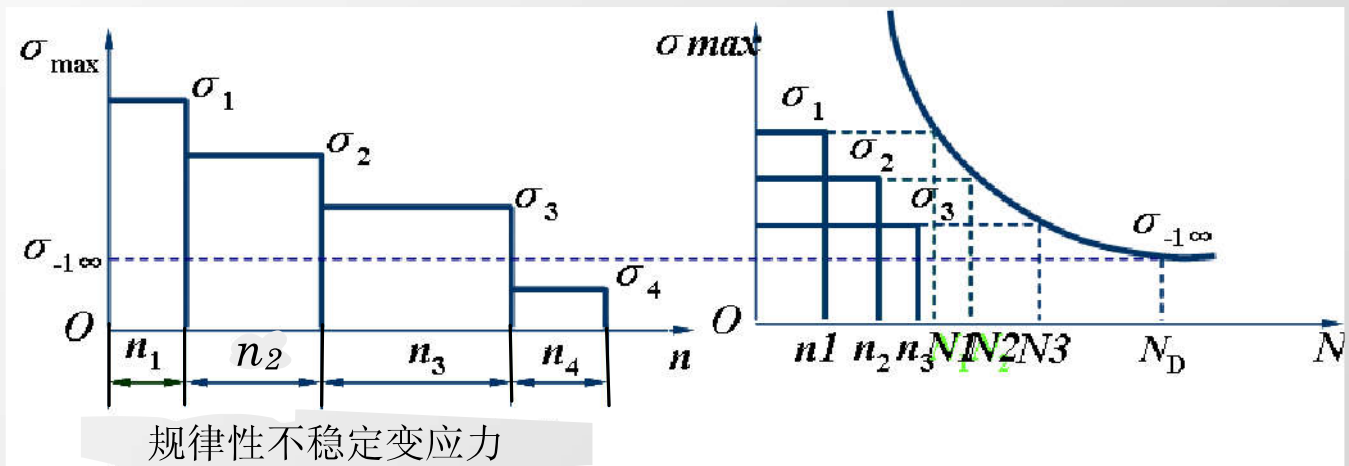
$$S_{ca} = \frac{\sigma'_{\max}}{\sigma_{\max}} = \frac{2\sigma_{-1} + (K_{\sigma} - \psi_{\sigma})\sigma_{\min}}{(K_{\sigma} + \psi_{\sigma})(2\sigma_a + \sigma_{\min})} \geq S$$



### 三、单向不稳定变应力时的疲劳强度计算

规律性 → 按损伤累积假说进行疲劳强度计算

非规律性 → 用统计方法进行疲劳强度计算



若应力每循环一次都对材料的破坏起相同的作用，则应力  $\sigma_1$  每循环一次对材料的损伤率即为  $1/N_1$ ，而循环了  $n_1$  次的  $\sigma_1$  对材料的损伤率即为  $n_1/N_1$ ；如此类推，循环了  $n_2$  次的  $\sigma_2$  对材料的损伤率即为  $n_2/N_2$ ，……。



当损伤率达到100%时，材料即发生疲劳破坏，故对应于极限状况有：

$$\text{其中： } N_i = N_0 \left( \frac{\sigma_{-1}}{\sigma_i} \right)^m$$

实验表明：

1) 当应力作用顺序：先大后小， $\sum_{i=1}^z \frac{n_i}{N_i} < 1$   
等号右边值  $< 1$ ;

2) 当应力作用顺序：先小后大， $\sum_{i=1}^z \frac{n_i}{N_i} > 1$   
等号右边值  $> 1$ ;

一般有：
$$\sum_{i=1}^z \frac{n_i}{N_i} = 0.7 \sim 2.2$$

疲劳损伤  
累计假说：

$$\frac{1}{N_0 \sigma_{-1}^m} (n_1 \sigma_1^m + n_2 \sigma_2^m + \dots + n_z \sigma_z^m) = \frac{\sum_{i=1}^z n_i \sigma_i^m}{N_0 \sigma_{-1}^m} = 1$$



若材料在这些应力作用下，未达到破坏，则有：

$$\sum_{i=1}^z n_i \sigma_i^m < N_0 \sigma_{-1}^m$$

不稳定变应力的计算应力：
$$\sigma_{ca} = \sqrt[m]{\frac{1}{N_0} \sum_{i=1}^z n_i \sigma_i^m}$$

则： $\sigma_{ca} < \sigma_{-1}$ ，其强度条件为：
$$S_{ca} = \frac{\sigma_{-1}}{\sigma_{ca}} \geq S$$

#### 四、双向稳定变应力时的疲劳强度计算

当零件上同时作用有同相位的稳定对称循环变应力 $\sigma_a$ 和 $\tau_a$ 时，由实验得出的极限应力关系式为：

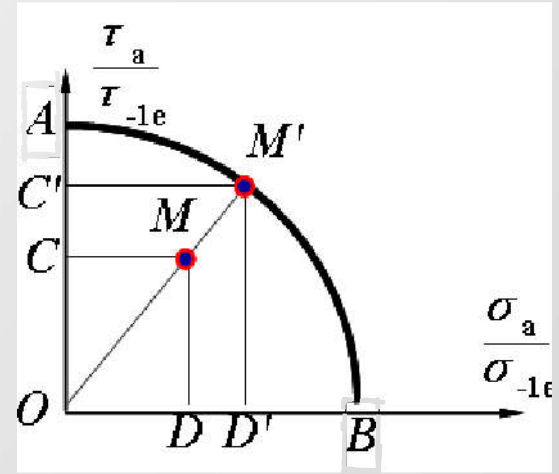
$$\left( \frac{\tau'_a}{\tau_{-1e}} \right)^2 + \left( \frac{\sigma'_a}{\sigma_{-1e}} \right)^2 = 1$$



$$\left(\frac{\tau'_a}{\tau_{-1e}}\right)^2 + \left(\frac{\sigma'_a}{\sigma_{-1e}}\right)^2 = 1$$

式中  $\tau'_a$  及  $\sigma'_a$  为同时作用的切向及法向应力幅的极限值。

由于是对称循环变应力，故应力幅即为最大应力。弧线  $AM'B$  上任何一个点代表一对极限应力  $\sigma'_a$  及  $\tau'_a$ 。



M点----作用于零件上的应力幅  $\sigma_a$  及  $\tau_a$ ;

M'点----对应于M点的极限应力。

$$S_{ca} = \frac{OM'}{OM} = \frac{OC'}{OC} = \frac{OD'}{OD}$$

因为：  $OC' = \frac{\tau'_a}{\tau_{-1e}}$      $OC = \frac{\tau_a}{\tau_{-1e}}$      $OD' = \frac{\sigma'_a}{\sigma_{-1e}}$      $OD = \frac{\sigma_a}{\sigma_{-1e}}$

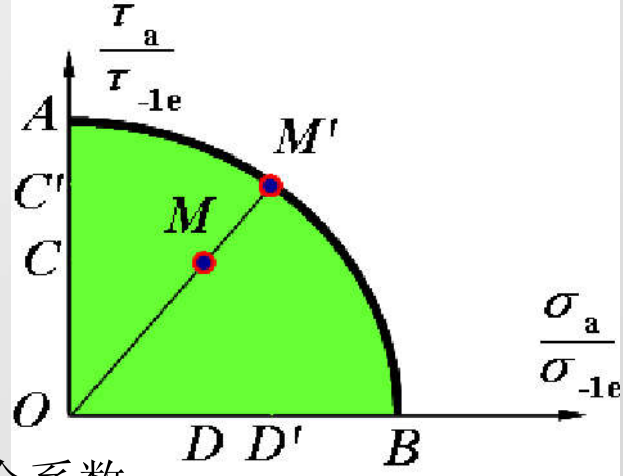
于是有：  $\tau'_a = S_{ca} \tau_a$      $\sigma'_a = S_{ca} \sigma_a$



将 $\tau_a'$ 及 $\sigma_a'$ 代入到极限应力式

$$\text{可得: } \left( \frac{S_{ca}\tau_a}{\tau_{-1e}} \right)^2 + \left( \frac{S_{ca}\sigma_a}{\sigma_{-1e}} \right)^2 = 1$$

$$\left( \frac{\tau_{-1e}}{\tau_a} \right) = S_\tau \quad \text{和} \quad \left( \frac{\sigma_{-1e}}{\sigma_a} \right) = S_\sigma$$



上式是只受切向应力或法向应力时的安全系数

$$\text{零件的计算安全系数: } S_{ca} = \frac{OM'}{OM} = \frac{S_\sigma S_\tau}{\sqrt{S_\sigma^2 + S_\tau^2}}$$

当零件上所承受的两个变应力均为不对称循环时:

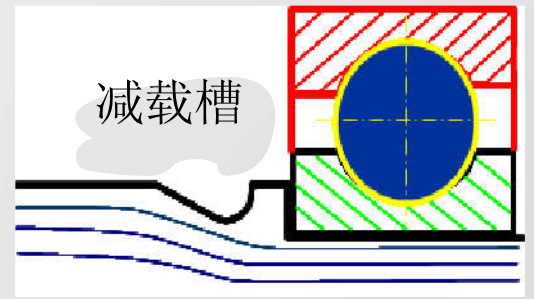
$$S_\sigma = \frac{\sigma_{-1}}{K_\sigma \sigma_a + \psi_\sigma \sigma_m} \quad S_\tau = \frac{\tau_{-1}}{K_\tau \tau_a + \psi_\tau \tau_m}$$

许用安全系数 $S$ 的选取, 可查有关机械设计手册。



## 五、提高机械零件疲劳强度的措施

1、尽可能减小应力集中的影响  
----首要措施。



2、采用减载槽来降低应力集中的作用。

3、采用具有高疲劳强度的材料，并适当的热处理和各种表面强化处理。

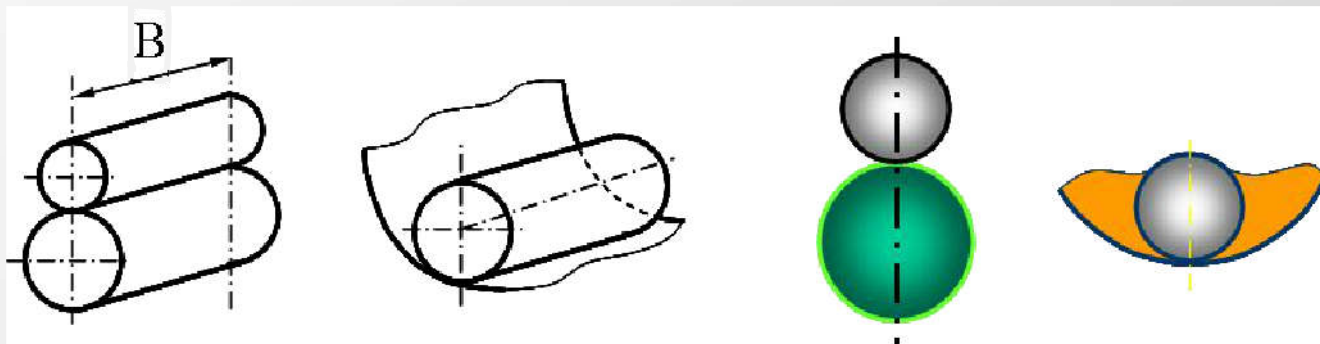
4、适当提高零件的表面质量（特别是有应力集中部位），必要时表面作一定的防护处理。

5、尽可能地减少或消除零件表面可能发生的初始裂纹。



### §3-3 机械零件的接触强度

机械零件中各零件之间的力的传递，是通过两个零件的接触来实现的，大量存在着两机械零件点接触或线接触的情况，如齿轮传动、凸轮机构、滚动轴承等。



若两个零件在受载前是点接触或线接触。受载后，由于变形其接触处为一小面积，表层产生的局部应力却很大，这种应力称为接触应力。这时零件强度称为接触强度。





由弹性力学可知，应力为：

$$\sigma_H = \sqrt{\frac{F_n}{\pi b} \cdot \frac{\frac{1}{\rho_1} \pm \frac{1}{\rho_2}}{\frac{1-\mu_1^2}{E_1} + \frac{1-\mu_2^2}{E_2}}}$$

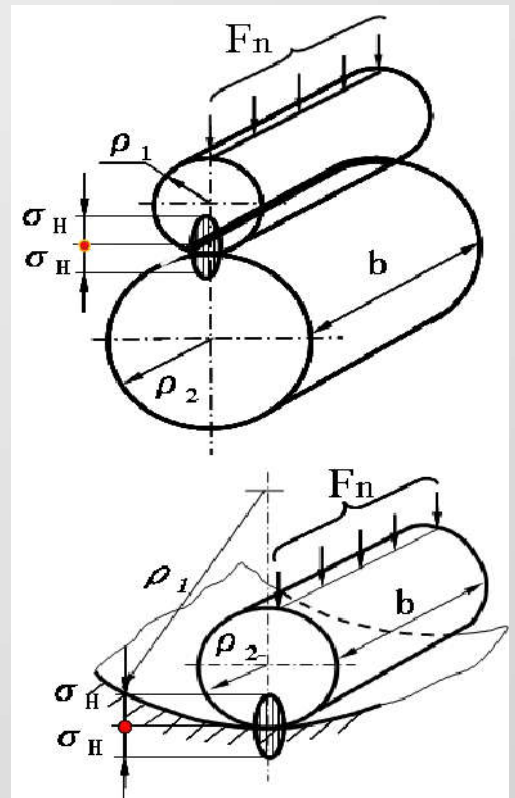
$$\text{令：} \rho = \frac{\rho_1 \rho_2}{\rho_1 \pm \rho_2} \quad E = \frac{2E_1 E_2}{E_1 + E_2}$$

对于钢或铸铁取泊松比：

$\mu_1 = \mu_2 = 0.3$ ，得：

上述公式称为赫兹(H·Hertz)公式。

$$\sigma_H = 0.418 \sqrt{\frac{F_n E}{b \rho}}$$



“+”用于外接触，  
“-”用于内接触。



$$\sigma_H = 0.418 \sqrt{\frac{F_n E}{b \rho}} \leq [\sigma_H]$$

$\sigma_H$  ----最大接触应力或赫兹应力;

$b$  ----接触长度;

$F_n$  ----作用在圆柱体上的载荷;

$$\rho = \frac{\rho_1 \rho_2}{\rho_1 \pm \rho_2} \quad \text{----综合曲率半径;}$$

$$E = \frac{2E_1 E_2}{E_1 + E_2} \quad \text{----综合弹性模量; } E_1、E_2 \text{ 分别为两圆柱体的弹性模量。}$$

$$[\sigma_H] \text{ ----许用接触疲劳应力; } [\sigma_H] = \sigma_{H\lim} / S_H$$

