材料力学期末归纳 bv 喵星考拉 2018.6

胡克定律
$$\sigma = E\varepsilon$$
, $\tau = G\gamma$, $\mu = -\frac{\varepsilon'}{\varepsilon}$, $G = \frac{E}{2(1+\mu)}$

圆杆参数:
$$I_P = \frac{\pi D^4}{32}$$
, $W_t = \frac{\pi D^3}{16}$, $I = \frac{\pi D^4}{64}$, $W = \frac{\pi D^3}{32}$, $i = \frac{D}{4}$

方梁:
$$I_z = \frac{bh^3}{12}$$
, $W = \frac{bh^2}{6}$, $I_y = I_{yc} + a^2A$ (空心圆筒乘 $(1-\alpha^4)$)

构件要求:强度、刚度、稳定性

变形固体基本假设:连续、均匀、各向同性

外力分类:表面力/体积力.分布力/集中力.静载荷/动载荷

原始尺寸原理: 由于是小变形, 忽略变形带来的受力变化

圣维南原理: 距外力作用部位略远处, 应力分布同外力作用方式 无关. 只与等效力有关。

平面假设: 变形前为平面的横截面, 变形后仍保持为平面目垂直 干轴线

应力应变分析

二向应力解析法:

二向应力解析法:
$$\sigma_{max,min} = \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} \pm \sqrt{\left(\frac{\sigma_x - \sigma_y}{2}\right)^2 + \tau_{xy}^2}$$

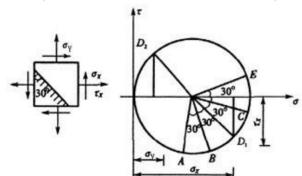
$$\tau_{max,min} = \pm \sqrt{\left(\frac{\sigma_x - \sigma_y}{2}\right)^2 + \tau_{xy}^2}$$

$$\tau_{xy}$$

正应力极值点 $\tan 2\alpha_0 = -\frac{2\tau_{xy}}{\sigma_{xx} - \sigma_{xy}}$, 切应力极值点 $\tan 2\alpha_1 = \frac{\sigma_x - \sigma_y}{2\tau_{xy}}$

画应力圆的办法: 量取 两个方向的正应力和切 应力(切应力取矩顺时 针为正), 分别作于 $\sigma - \tau$ 坐标轴上. 以其为 直径作应力圆。应力圆 上的 2α 角对应图形上

的α角



应力迹线:实线—主拉应力(第一主应力),虚线—主压应力(第 三主应力),水泥不抗拉,故钢筋应尽可能沿第一主应力方向分布 三向应力状态: 各个面的应力状态分布在两个小应力圆和一个大 应力圆之间。

最大切应力: $\tau_{\text{max}} = \frac{\sigma_1 - \sigma_3}{2}$ (注意平面应力状态和三向应力状态 下,也就是问空间最大切应力和平面最大切应力,数值不一样) **广义胡克定律**:小变形下,线应变只取决于线应力,切应变只取 决干切应力

$$\varepsilon_x = \frac{1}{F} \left[\sigma_x - \mu \left(\sigma_y + \sigma_z \right) \right]$$
 , $\gamma_{xy} = \frac{\tau_{xy}}{G}$, 以此类推

 σ_m 为应力平均值,K为体积弹性模量,此为体积胡克定律

复杂应力状态下的应变能密度:

- 1 应变能和加力次序无关
- 2 每一主应力与相应主应变之间仍保持线性关系

应变能密度
$$v_{\varepsilon} = \frac{1}{2E} \left[\sigma_1^2 + \sigma_2^2 + \sigma_3^2 - 2\mu \left(\sigma_1 \sigma_2 + \sigma_1 \sigma_3 + \sigma_2 \sigma_3 \right) \right]$$

体现在两个方面: 体积改变能密度 ν, , 畸变能密度 ν

体积改变能密度
$$\nu_{v} = \frac{3}{2}\sigma_{m}\varepsilon_{m} = \frac{3(1-2\mu)}{2E}\sigma_{m}^{2} = \frac{1-2\mu}{6E}\left(\sigma_{1}^{2} + \sigma_{2}^{2} + \sigma_{3}^{2}\right)$$

畸变能密度
$$v_d = \frac{1+\mu}{6E} \left[\left(\sigma_1 - \sigma_2 \right)^2 + \left(\sigma_2 - \sigma_3 \right)^2 + \left(\sigma_3 - \sigma_1 \right)^2 \right]$$

强度理论概述:复杂应力下的材料失效

塑性材料屈服/三向压应力相近(三四强度理论) 脆性材料断裂/三向拉应力相近(一二强度理论)

 $\sigma_{r1} = \sigma_1(\max 拉应力)$, $\sigma_{r2} = \sigma_1 - \mu(\sigma_2 + \sigma_3)(\max \oplus 长线应变)$

$$\sigma_{r_2} = \sigma_1 - \sigma_3 = \sqrt{\sigma^2 + 4\tau^2} (\max 切应力)$$

$$\sigma_{r4} = \sqrt{\frac{1}{2} \left[\left(\sigma_1 - \sigma_2 \right)^2 + \left(\sigma_2 - \sigma_3 \right)^2 + \left(\sigma_3 - \sigma_1 \right)^2 \right]} = \sqrt{\sigma^2 + 3\tau^2} (\max 畸变能密度)$$

莫尔强度理论: 以拉伸失效和压缩失效的两个应力圆作外公切线 . 如果应力状态落在外公切线外侧. 则认为材料失效。

拉伸 直杆轴向拉压斜截面应力:垂直方向正应力最大,45度方 向剪应力最大: $\sigma_{\alpha} = \sigma \cos^2 \alpha$ $\tau_{\alpha} = \sigma \cos \alpha \sin \alpha$ 低碳钢拉伸的力学性能: 弹性-屈服-强化-局部变形 四个极限 比例p,弹性e,屈服s,强度b

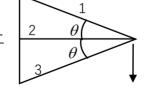
★无明显屈服极限的塑性材料,将产生0.2%**塑性应变**的应力作为 屈服指标 σ_{m_2}

伸长率大于5%的材料为塑性材料

拉压变形 $\Delta l = \frac{Fl}{F\Delta}$, 应变能密度 $v_{\varepsilon} = \frac{\sigma^2}{2F}$, $W = \frac{F^2l}{2F\Delta}$

右图三杆超静定: $\delta_3 - \delta_1 = 2\delta_7 \cos \theta$

扭转: 切应力互等定理: 相互垂直的两个面上 切应力成对存在,大小相等,方向垂直于两平 面的交线并共同指向或背离交线。



薄壁圆筒
$$\tau = \frac{M_e}{2\pi r^2 \delta}$$
, $v_{\varepsilon} = \frac{\tau^2}{2G}$, $\tau = \frac{T\rho}{I_p}$ $\tau_{\text{max}} = \frac{TR}{I_p} = \frac{T}{W_e}$

角应变
$$\gamma = \frac{r\varphi}{l}$$
, 端面转角 $\varphi = \frac{Tl}{GI_o}$, 最大扭转角度

$$\varphi' = \frac{\varphi}{l} = \frac{T}{GI_p} \le [\varphi']$$
 (算出来是弧度记得转成角度)

非圆截面杆扭转, 平面假设不再成立, 横 截面上边缘各点切应力都和截面相切。截 面角上无应力。

弯曲内力:剪力对型心取矩决定正负,弯 矩计梁凹下/曲率增加为正(画内侧) 弯矩是剪力的积分, 剪力是载荷集度的积

分,集中力导致剪力的突变,力偶导致弯矩的突变

弯曲正应力
$$\sigma = \frac{My}{I}$$
, $\sigma_{\text{max}} = \frac{M}{W}$

剪力: 假设各点切应力平行于剪力, 切应力沿截面宽度均匀分布 矩形截面 $\tau = \frac{F_s}{2I} \left(\frac{h^2}{4} - y^2 \right)$, $\tau_{\text{max}} = \frac{F_s h^2}{8I}$, 工字钢腹板承受近均匀切应力

挠曲线微分方程: $\theta \approx \tan \theta = \frac{dw}{dx}$, $\frac{d^2w}{dx^2} = \frac{M}{EI}$ (忽略剪力小变形) 简支梁只要挠曲线上没有拐点,总可以用跨度中点挠度代替最大

梁在简单载荷下的变形: (注意挠度正负)

悬臂梁, 左A固定右B悬空, x以左为原点右为正:

右端力偶
$$w = \frac{M_e x^2}{2EI}$$
, $\theta_B = \frac{M_e l}{EI}$, $w_B = \frac{M_e l^2}{2EI}$
右端集中力 $w = \frac{Fx^2}{6EI}(3l - x)$, $\theta_B = \frac{Fl^2}{2EI}$, $w_B = \frac{Fl^3}{3EI}$
均布载荷 $w = \frac{qx^2}{24EI}(x^2 - 4lx + 6l^2)$, $\theta_B = \frac{ql^3}{6EI}$, $w_B = \frac{ql^4}{8EI}$

简支梁、左A右B、x以左为原点右为正:

中间力

$$w = \frac{Fx}{48EI} \left(3l^2 - 4x^2 \right) \left(0 \le x \le \frac{l}{2} \right), \quad \theta_A = \theta_B = \frac{Fl^2}{16EI}, \quad w_{\text{max}} = \frac{Fl^3}{48EI}$$

均布载荷
$$w = \frac{qx}{24EI} (l^3 - 2lx^2 + x^3), \quad \theta_A = \theta_B = \frac{ql^3}{24EI}, \quad w_{\text{max}} = \frac{5ql^4}{384EI}$$

组合变形——偏心压缩

假设压力作用点坐标 (y_E, z_E) , 造成弯矩 $M_z = Fy_E$, $M_y = Fz_E$

组合应力
$$\sigma = -\frac{F}{A} \left(1 + \frac{y_F y}{i_z^2} + \frac{z_F z}{i_y^2} \right)$$
,中性轴 $\frac{y_F y_0}{i_z^2} + \frac{z_F z_0}{i_y^2} = -1$

截距 $a_y = -\frac{i_z^2}{v}$, $a_z = -\frac{i_y^2}{z}$, 离中性轴最远的点取到应力极值。

过截面型心的斜向弯曲力和yoz平面的y轴夹角: $\tan \theta = \frac{I_y M_z}{I_M}$

压杆稳定性问题

小变形下的挠曲线微分方程: $\frac{d^2w}{dx^2} = \frac{M}{EI} = -\frac{F}{EI}w$

解微分方程得临界压力: $F = \frac{\pi^2 EI}{(\mu l)^2}$ (欧拉公式), 其中I为最小惯

性矩, μl 为相当长度。长度因数 μ : 两端铰支 μ =1,一段固定一端自由 μ =2, 两端固定 μ = $\frac{1}{2}$,一端固定另一端铰支 μ =0.7。

临界压应力 $\sigma_{cr}=\frac{\pi^2 E}{\lambda^2}$,其中 $\lambda=\frac{\mu l}{i}$ 称为柔度或细长比。(线弹性小变形)大柔度杆才可以使用欧拉公式,条件要求 $\sigma_{cr}<\sigma_p$,即 $\lambda\geq\pi\sqrt{\frac{E}{\sigma_p}}=\lambda_p$

如果 $\lambda < \lambda_p$,欧拉公式不再适用,一般使用经验公式 $\sigma_{cr} = a - b\lambda$ **动载荷**

动静法: 使用达朗贝尔原理进行分析。

杆件受弯曲时的变形: 首先, 所有承受变形的杆件都可以视为弹 簧

$$\Delta l = \frac{Fl}{EA}$$
, $k_1 = \frac{EA}{l}$, $w = \frac{Fl^3}{48EI}$, $k_2 = \frac{48EI}{l^3}$, $\varphi = \frac{M_e l}{GI_p}$, $k_3 = \frac{GI_p}{l}$

假设静载变形 Δ_{st} ,静载载荷P,冲击到静止动能T

则有冲击动荷因数 $k_d = 1 + \sqrt{1 + \frac{2T}{P\Delta_{st}}}$

从而 $\Delta_d = k_d \Delta_{st}$, $F_d = k_{\rm d} P$, $\sigma_d = k_d \sigma_{st}$

若冲击是由物体从高度h下落导致的,则有 $k_d=1+\sqrt{1+rac{2h}{\Delta_{st}}}$

系统受到横向重为P的物体冲击力时, $k_d = \sqrt{\frac{v^2}{g\Delta_{st}}}$,静载重力P

由于忽略了其他能量的转换,上述算出来的结果都偏大。

交变应力

低于屈服极限,长期反复作用下,没有明显塑性变形突然断裂 微观裂纹逐渐扩展为宏观裂纹,削弱至一定极限时突然断裂,构 件断面分为光滑区和粗糙区,光滑区是由循环的压紧-松开造成的

循环特征/应力比: $r = \frac{\sigma_{\min}}{\sigma_{\max}}$, r = 0称为正脉动循环

平均应力 $\sigma_m = \frac{1}{2} (\sigma_{\min} + \sigma_{\max})$ 应力幅 $\sigma_a = \frac{1}{2} (\sigma_{\max} - \sigma_{\min})$

疲劳极限:应力-寿命曲线(S-N曲线)

随着应力水平的降低,循环次数迅速增加;应力水平降低到某个值时,可以循环无穷多次,这一极限称为疲劳极限。

对称循环的疲劳极限记为 σ_{-}

钢式样如果循环10⁷次之后仍然不会破坏,就不会再破坏,所以把

循环10⁷下仍未疲劳的最大应力规定为钢材疲劳极限,有色金属没有明显直线部分,一般定义10⁸ 为条件疲劳极限。

影响疲劳极限的因素:

- 1、构件外形 (带来应力集中), 系数 K_{σ} 或 K_{τ} (大于1)
- 2、构件尺寸(大试样处于高应力的晶粒更多更容易破坏)

尺寸因数 ε_{σ} 或 ε_{r} (小于 1)(大试样疲劳极限除以小试样)

3、表面质量(粗糙的容易破坏)表面质量因数 β (粗糙小于 1,热处理大于 1)

综合以上因数得对称循环疲劳极限 $\sigma_{-1}^0 = \frac{\varepsilon_{\sigma}\beta}{K_{\sigma}} \sigma_{-1}$



选取平均应力 σ_m 为 横轴,应力幅 σ_a 为 纵轴的坐标系。每个 应力循环对应一个点 ,xy坐标值相加代表 该循环最大应力,斜 率代表 $\tan\theta = \frac{1-r}{1+r}$,

静载在横轴上,脉动

循环在y=x上,对称循环在纵轴上。三点连线,范围内为不疲劳区域。

能量方法: 应变能的计算

轴向拉压 $V_{\varepsilon} = \frac{F^2 l}{2EA}$, $V_{\varepsilon} = \int \frac{F_N^2(x)}{2EA} dx$

扭转
$$V_{\varepsilon} = \frac{M_{e}^{2}l}{2GI_{p}}$$
, $V_{\varepsilon} = \int_{l} \frac{T^{2}(x)}{2GI_{p}} dx$

弯曲(忽略剪力) $V_{\varepsilon} = \int_{I}^{M^{2}(x)} dx$

当三者相互独立时, 组合变形的应变能为三者的叠加

应变能普遍形式: $V_{\varepsilon} = W = \frac{1}{2} F_1 \delta_1 + \frac{1}{2} F_2 \delta_2 + \dots + \frac{1}{2} F_n \delta_n$, 其中每个 δ_i

均为全部里加上去之后形成的位移最终值(克拉贝依隆原理)(线弹性,小变形)

注意功叠加时变力做功恒力做功的区别,线弹性下变力做功乘1/2 功的互等定理: $F_1\delta_1' + F_2\delta_2' = F_3\delta_3' + F_4\delta_4'$

位移的互等定理: 只有 F_1 和 F_3 且相等时, $\delta_1' = \delta_3'$

上述互等定理的力和位移都是广义的,可以换成力矩和角位移。

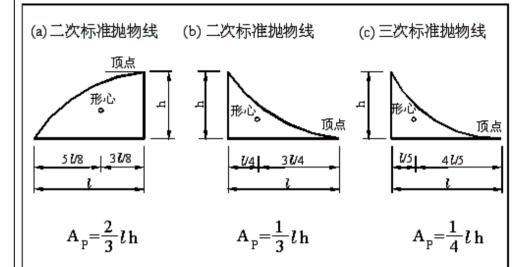
卡氏定理

 $\delta_i = \frac{\partial V_{\varepsilon}}{\partial F_i}$ 应变能对载荷的偏导数等于载荷作用点沿载荷方向的位移如果想求位移没有力,就先加上力再让它等于0。

单位载荷法: $\Delta = \int_{l} \frac{F_{N}(x)\overline{F_{N}}(x)}{EA} dx + \int_{l} \frac{T(x)\overline{T}(x)}{GI_{P}} dx + \int_{l} \frac{M(x)\overline{M}(x)}{EI} dx$

求杆弯曲的图乘法: $\Delta = \frac{1}{EI} \int M(x) \overline{M}(x) dx = \frac{\omega \cdot \overline{M}_c}{EI}$

其中 ω 为原弯矩图的面积(过顶点的抛物线是2/3、1/3) M 为原弯矩图型心的x坐标对应于单位载荷时的弯矩



注意用单位载荷法时,需要先求出所有支座反力才能求出正确弯 矩

超静定问题

判断超静定次数 (一个平面封闭刚架为三次超静定)

概念:基本静定系,相当系统

分析方法: 力法(基于卡氏定理,不需要找几何关系分析)

先解除多余约束换成力,然后求出应变能,应变能对力求导为0(位置约束).从而得到变形协调方程

力法的正则方程: $\delta_{11}X_1 + \Delta_{1F} = 0$

N次超静定基本形式: $\delta_{i1}X_1 + \delta_{i2}X_2 + ... + \delta_{in}X_n + \Delta_{iF} = 0$

 X_j —多余未知力 δ_{ij} —基本静定系上 $X_j = 1$ 单独作用时在 X_i 作用 点沿 X_i 方向的位移 Δ_{ir} —基本静定系上只有原载荷引起的 X_i 作用 点沿其方向的位移

解题思路: 先用单位载荷法算出所有 δ_{ii} , 然后代入求解

对称性应用:对称结构,对称性截面上只有轴力和弯矩,反对称结构只有剪力

三弯矩方程: 将梁拆成一段段用铰支连起来的梁, 弯矩作为未知力, 对每一段应用三弯矩方程。

$$\delta_{n(n-1)} X_{n-1} + \delta_{nn} X_n + \delta_{n(n+1)} X_{n+1} + \Delta_{nF} = 0$$

适配课程:浙江大学《材料力学(乙)》 适配教材:《材料力学》,刘鸿文

原创: 喵星考拉 修订: 张博伦

欢迎扫描二维码关注公众号获取更多资讯

祝各位同学取得好成绩

版权所有 翻版必究

