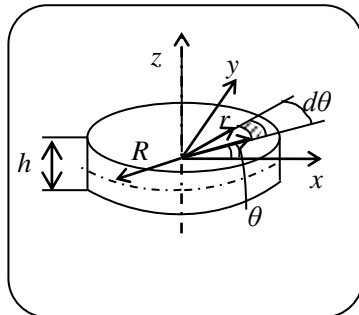


4. ОСЕСИММЕТРИЧНЫЙ ИЗГИБ КРУГОВЫХ ПЛАСТИН

Рассмотрим круговую пластину радиуса R , толщиной h , нагруженную силами симметрично расположенными относительно оси пластины Oz . Деформации, перемещения и напряжения, возникающие в пластине, будут также симметричны относительно оси z .

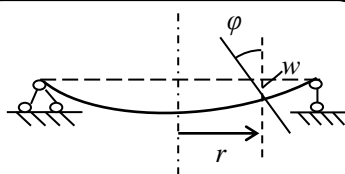


Расчет круговых и кольцевых пластин целесообразно проводить в полярной системе координат, связанной с декартовыми координатами соотношениями $x = r \cos \theta$, $y = r \sin \theta$, где r — радиус рассматриваемой точки на срединной плоскости пластины, θ — полярный угол (окружная координата).

При расчете круговых пластин примем гипотезы, аналогичные принятым при расчете тонкостенных оболочек. Будем рассматривать пластины, у которых прогибы много меньше ее толщины (жесткие пластины) и в поперечных сечениях возникают только изгибающие моменты и поперечные силы.

Нормальные перемещения и относительные деформации в круговых пластинах.

Примем за нормальный прогиб пластины w — перемещения точек срединной плоскости пластины, отсчитываемые от горизонтальной плоскости вдоль оси z .



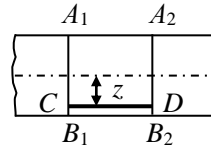
Угол поворота нормали к поверхности пластины φ связан с прогибом очевидным соотношением

$$\varphi = -\frac{dw}{dr}$$

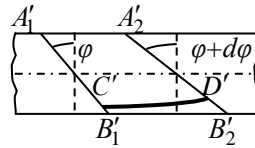
При отрицательном прогибе $w < 0$ имеем положительный угол поворота нормали (угол поворота поперечного сечения пластины).

Относительная деформация в радиальном направлении.

Рассмотрим произвольное волокно CD , имеющее длину dz и отстоящее на расстоянии z от срединной плоскости.



После деформации пластины нормаль A_1B_1 повернется на угол φ , нормаль A_2B_2 на угол $(\varphi + d\varphi)$. Волокно CD удлинится.



$$\Delta(CD) = (C'D' - CD) = z \cdot \operatorname{tg}(\varphi + d\varphi) - z \cdot \operatorname{tg} \varphi \approx z(\varphi + d\varphi) - z\varphi \approx zd\varphi$$

Относительная радиальная деформация

$$\varepsilon_r = \frac{\Delta(CD)}{CD} = \frac{zd\varphi}{dz} = -z \frac{d^2w}{dr^2}$$

Относительная деформация в окружном направлении.

Длина окружности, проходящая через точку C до изгиба пластины равна $S_0 = 2\pi \cdot r$.

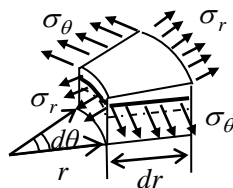
После изгиба пластины длина окружности

$$S_k = 2\pi(r + z \operatorname{tg} \varphi) \approx 2\pi(r + z\varphi).$$

Относительная окружная деформация

$$\varepsilon_\theta = \frac{\Delta S}{S_0} = \frac{2\pi(r + z\varphi) - 2\pi r}{2\pi r} = \frac{z}{r} \varphi = -\frac{z}{r} \frac{dw}{dr}$$

Радиальные и окружные напряжения в элементе круговой пластины, вырезанном двумя осевыми сечениями под углом $d\theta$ и двумя цилиндрическими поверхностями радиусами r и $(r+dr)$ определяются согласно закону Гука.



$$\sigma_r = \frac{E}{(1-\nu^2)} [\varepsilon_r + \nu \varepsilon_\theta] = -\frac{Ez}{(1-\nu^2)} \left[\frac{d^2 w}{dr^2} + \nu \frac{1}{r} \frac{dw}{dr} \right]$$

$$\sigma_\theta = \frac{E}{(1-\nu^2)} [\varepsilon_\theta + \nu \varepsilon_r] = -\frac{Ez}{(1-\nu^2)} \left[\frac{1}{r} \frac{dw}{dr} + \nu \frac{d^2 w}{dr^2} \right]$$

Радиальный изгибающий момент — момент, действующий в радиальном направлении (погонный момент), Н•м/м

$$\begin{aligned} M_r &= - \int_{-h/2}^{h/2} \sigma_r \cdot z \cdot dz = + \int_{-h/2}^{h/2} \frac{Ez}{(1-\nu^2)} \left[\frac{d^2 w}{dr^2} + \nu \frac{1}{r} \frac{dw}{dr} \right] dz = \\ &= D \left[\frac{d^2 w}{dr^2} + \nu \frac{1}{r} \frac{dw}{dr} \right] \end{aligned}$$

Окружной изгибающий момент — момент, действующий в окружном направлении (погонный момент), Нм/м

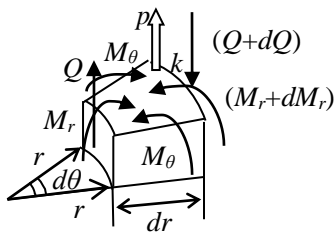
$$M_{\theta} = - \int_{-h/2}^{h/2} \sigma_{\theta} \cdot z \cdot dz = + \int_{-h/2}^{h/2} \frac{Ez}{(1-\nu^2)} \left[\frac{1}{r} \frac{dw}{dr} + \nu \frac{d^2w}{dr^2} \right] dz =$$

$$= D \left[\frac{1}{r} \frac{dw}{dr} + \nu \frac{d^2w}{dr^2} \right]$$

Здесь $D = \frac{Eh^3}{12(1-\nu^2)}$ — цилиндрическая жесткость пластины.

Уравнение равновесия элемента круговой пластины в усилиях.

Q — поперечные силы, возникающие на радиальных гранях, погонные силы — Н/м $pdr \cdot rd\theta$ — внешняя сила от нормального давления p на поверхности пластины



$$\sum O_z = 0 \rightarrow pdr \cdot rd\theta + Qrd\theta - (Q + dQ)(r + dr)d\theta = 0$$

$$pr = r \frac{dQ}{dr} + Q$$

$$\frac{1}{r} \frac{d}{dr} (Q \cdot r) = p$$

Уравнение моментов относительно правого края элемента
 $\sum mom_k = 0 \rightarrow M_r \cdot rdr + (Q \cdot rd\theta)dr - (M_r + dM_r)(r + dr)d\theta +$
 $+ 2M_\theta \cdot dr \cdot \sin(d\theta/2) + pdr \cdot rd\theta dr/2 = 0$

$$\frac{dM_r}{dr} + \frac{(M_r - M_\theta)}{r} = p$$

Уравнение равновесия в перемещениях, его решение.

После подстановки в последнее уравнение равновесия моментов их выражения через нормальный прогиб получим

$$D \left[\frac{d^3 w}{dr^3} + \frac{1}{r} \frac{d^2 w}{dr^2} - \frac{1}{r^2} \frac{dw}{dr} \right] = Q \quad \text{или}$$

$$D \frac{d}{dr} \left[\frac{d^2 w}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{dw}{dr} \right] = Q \quad \text{или} \quad \frac{d}{dr} \left[\frac{1}{r} \frac{d}{dr} \left(r \frac{dw}{dr} \right) \right] = Q$$

$$D \frac{d(\Delta w)}{dr} = Q$$

где $\Delta = \left(\frac{d^2}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{d}{dr} \right) = \frac{1}{r} \frac{d}{dr} \left(r \cdot \frac{d}{dr} \right)$ — оператор Лапласа в

полярной системе координат для осесимметричной деформации.

После подстановки последнего соотношения в 1-ое уравнение равновесия получим уравнение равновесия в перемещениях

$$D\Delta\Delta w = p$$

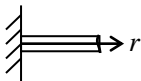
После четырехкратного интегрирования получим решение для прогибов $w(r) = C_1 + C_2 r^2 + C_3 \ln r + C_4 r^2 \ln r + w_*$,

где w_* — частное решение. Для случая постоянного давления

$$\text{по поверхности пластины } w_* = \frac{pr^4}{64D}.$$

$C_1 \div C_4$ — постоянные интегрирования, определяемые из граничных условий на краях кольцевой пластины при $r = r_1$ и $r = r_2$. На каждом краю пластины формулируют по два краевых условия.

Жестко закрепленный край



$$w = 0$$

$$\varphi = \frac{dw}{dr} = 0$$

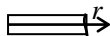
Шарнирно-опертый край



$$w = 0$$

$$M_r = D \left(\frac{d^2 w}{dr^2} + \frac{\nu}{r} \frac{dw}{dr} \right) = 0$$

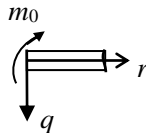
Свободный край



$$M_r = D \left(\frac{d^2 w}{dr^2} + \frac{\nu}{r} \frac{dw}{dr} \right) = 0$$

$$Q_r = D \frac{d}{dr} (\Delta w) = 0$$

Нагруженный край



$$M_r = m_0$$

$$Q_r = q$$

В результате дифференцирования решения для прогибов круговой пластины получим соотношения для углов поворота, изгибающих моментов и поперечной силы через постоянные интегрирования $C_1 \div C_4$.

$$\phi = -\frac{dw}{dr} = -\left(2C_2 r + C_3 \frac{1}{r} + C_4 r(1 + 2\ln r) + \frac{pr^3}{16D}\right)$$

$$M_r = D \left[\frac{d^2 w}{dr^2} + \nu \frac{1}{r} \frac{dw}{dr} \right] = D \left(2C_2(1 + \nu) - C_3 \frac{(1 - \nu)}{r^2} + \right. \\ \left. + C_4((3 + \nu) + 2(1 + \nu) \ln r) + \frac{pr^2}{16}(3 + \nu) \right)$$

$$M_\theta = D \left[\frac{1}{r} \frac{dw}{dr} + \nu \frac{d^2 w}{dr^2} \right] = D \left(2C_2(1 + \nu) + C_3 \frac{(1 - \nu)}{r^2} + \right. \\ \left. + C_4((1 + 3\nu) + 2(1 + \nu) \ln r) + \frac{pr^2}{16}(1 + 3\nu) \right)$$

$$Q = D \left(\frac{d^3 w}{dr^3} + \frac{1}{r} \frac{d^2 w}{dr^2} - \frac{1}{r^2} \frac{dw}{dr} \right) = 4C_4 \frac{D}{r} + \frac{pr}{2}$$

В сплошной пластине из условия ограниченности решений в центре при $r = 0$ полагаем $C_3 = C_4 = 0$. Тогда решение для прогибов имеет вид

$$w(r) = C_1 + C_2 r^2 + w_*$$