

Задача № 19

Определить главные напряжения и направления главных напряжений, если напряженное состояние в точке нагруженного тела задана тензором напряжений.

$$\sigma_{xx} = 20 \text{ МПа}$$

$$\sigma_{yy} = 100 \text{ МПа}$$

$$\sigma_{zz} = 0 \text{ МПа}$$

$$\tau_{xy} = 20 \text{ МПа}$$

$$\tau_{xz} = 10 \text{ МПа}$$

$$\tau_{yz} = 20 \text{ МПа}$$

Решение:

1. В соответствии с уравнением (10.14) [1] определяем инварианты заданного напряженного состояния:

$$I_1 = \sigma_{xx} + \sigma_{yy} + \sigma_{zz} = 20 + 100 + 0 = 120 \text{ МПа}$$

$$I_2 = \sigma_{xx} \sigma_{yy} + \sigma_{yy} \sigma_{zz} + \sigma_{xx} \sigma_{zz} - \tau_{xy}^2 - \tau_{yz}^2 - \tau_{zx}^2$$

$$I_2 = 20 \cdot 100 + 100 \cdot 0 + 20 \cdot 0 - 20^2 - 20^2 - 10^2 = 1100 \text{ МПа}$$

$$I_3 = \sigma_{xx} \sigma_{yy} \sigma_{zz} - \sigma_{zz} \tau_{xy}^2 - \sigma_{xx} \tau_{yz}^2 - \sigma_{zz} \tau_{zx}^2 + 2\tau_{xy} \tau_{yz} \tau_{zx}$$

$$I_3 = 20 \cdot 100 \cdot 0 - 0 \cdot 20^2 - 20 \cdot 20^2 - 100 \cdot 10^2 + 2 \cdot 20 \cdot 10 \cdot 20 = -10000 \text{ МПа}$$

2. Определяем коэффициенты уравнения (10.14) [1].

Если сделать замену неизвестного $S = \sigma = x + \frac{1}{3}I_1$, то из (10.14) получим приведенное уравнение:

$$x^3 + px + q = 0;$$

$$\text{где } p = I_2 - \frac{1}{3}I_1^2;$$

$$q = -\frac{2}{27}I_1^3 + \frac{1}{3}I_1I_2 - I_3$$

$$p = 1100 - \frac{1}{3}120^2 = -3700$$

$$q = -\frac{2 \cdot 120^3}{27} + \frac{120 \cdot 1100}{3} - 10000 = -74$$

Определяем дискриминант приведенного уравнения:

$$\Delta = \left(\frac{p}{3}\right)^3 + \left(\frac{q}{2}\right)^2 = \left(-\frac{3700}{3}\right)^3 + \left(-\frac{74000}{2}\right)^2 = -507.04 \cdot 10^6 < 0$$

Т.к. дискриминант отрицателен, значит все корни приведенного уравнения вещественные.

3. Вычисляем величины главных напряжений.

Для решения приведенного уравнения применим формулу Кардано:

$$x_1 = 2 \sqrt{\left|\frac{p}{3}\right|} \cos \frac{\varphi}{3}$$

$$x_2 = 2 \sqrt{\left|\frac{p}{3}\right|} \cos \left(\frac{\varphi}{3} + \frac{2\pi}{3}\right)$$

$$x_3 = 2 \sqrt{\left|\frac{p}{3}\right|} \cos \left(\frac{\varphi}{3} + \frac{4\pi}{3}\right)$$

$$\text{где } \cos \varphi = -\frac{q}{2 \sqrt{\left|\frac{p^3}{27}\right|}}$$

$$\cos \varphi = -\frac{-74000}{2 \sqrt{\left|\frac{(-3700)^3}{27}\right|}} = 0,854242$$

$$\varphi = 31,32388^\circ$$

$$\cos \left(\frac{\varphi}{3}\right) = \cos(10,44^\circ) = 0,983441$$

$$\cos \left(\frac{\varphi}{3} + \frac{2\pi}{3}\right) = \cos(130,44^\circ) = -0,64867$$

$$\cos \left(\frac{\varphi}{3} + \frac{4\pi}{3}\right) = \cos(250,44^\circ) = -0,33477$$

$$x_1 = 2 \sqrt{\left|\frac{-3700}{3}\right|} \cdot 0,983441 = 69,08$$

$$x_2 = 2 \sqrt{\left|\frac{-3700}{3}\right|} \cdot (-0,64867) = -45,56$$

$$x_3 = 2 \sqrt{\left|\frac{-3700}{3}\right|} \cdot (-0,33477) = -23,51$$

Окончательно получаем:

$$\sigma_1 = 69,08 + \frac{120}{3} = 109,08 \text{ МПа}$$

$$\sigma_2 = -45,56 + \frac{120}{3} = 5,56 \text{ МПа}$$

$$\sigma_3 = -23,51 + \frac{120}{3} = 16,49 \text{ МПа}$$

Проверка правильности вычислений главных напряжений: так как I_1, I_2, I_3 – инварианты, значит их значения постоянны. Ранее были получены их значения в данной системе координат:

$$I_1 = \sigma_1 + \sigma_2 + \sigma_3 = 109,08 - 5,56 + 16,49 = 120 \text{ МПа}$$

$$I_2 = \sigma_1 \sigma_2 + \sigma_1 \sigma_3 + \sigma_2 \sigma_3 = 109,08(-5,56) + 109,08(16,49) + 16,49(-5,56) = 1000 \text{ Мпа}$$

$$I_3 = \sigma_1 \sigma_2 \sigma_3 = 109,08(-5,56)16,49 = -10000 \text{ Мпа}$$

Результаты вычислений I_1, I_2, I_3 в рамках допустимых отклонений совпадают с результатами, полученными в п. 1.

4. Определяем направляющие косинусы главных площадок. Система уравнений для определения l_1, m_1, n_1 имеет следующий вид (10.11) [1]:

$$(\sigma_{xx} - S) \cdot l + \tau_{xy} \cdot m + \tau_{xz} \cdot n = 0$$

$$\tau_{xy} \cdot l + (\sigma_{yy} - S) \cdot m + \tau_{zy} \cdot n = 0$$

$$l^2 + m^2 + n^2 = 1$$

$$(20 - 109,08)l_1 + 20m_1 + 10n_1 = 0$$

$$20l_1 + (100 - 109,08)m_1 + 20n_1 = 0$$

$$l_1^2 + m_1^2 + n_1^2 = 1$$

Решение уравнения:

$$l_1 = 0,2357$$

$$m_1 = 0,9518$$

$$n_1 = 0,1964$$

Условия проверки выполняются:

$$(0,2357)^2 + (0,9518)^2 + (0,1964)^2 \approx 1$$

Система уравнений для определения l_2, m_2, n_2 имеет следующий вид:

$$(20 + 5,56)l_2 + 20m_2 + 10n_2 = 0$$

$$20l_2 + (100 - 5,56)m_2 + 20n_2 = 0$$

$$l_2^2 + m_2^2 + n_2^2 = 1$$

Решение уравнения:

$$l_2 = -0,2720$$

$$m_2 = -0,1291$$

$$n_2 = 0,9536$$

Условия проверки выполняются:

$$(-0,2720)^2 + (-0,1291)^2 + (0,9536)^2 \approx 1$$

Система уравнений для определения l_3, m_3, n_3 имеет следующий вид:

$$(20 - 16,49)l_3 + 20m_3 + 10n_3 = 0$$

$$20l_3 + (100 - 16,49)m_3 + 20n_3 = 0$$

$$l_3^2 + m_3^2 + n_3^2 = 1$$

Решение уравнения:

$$l_3 = 0,9328$$

$$m_3 = -0,2783$$

$$n_3 = 0,2291$$

Условия проверки выполняются:

$$(0,9328)^2 + (-0,2783)^2 + (0,2291)^2 \approx 1$$

Список литературы.

1. Саргсян А.Е. Сопротивление материалов, теории упругости и пластичности. Основы теории с примерами расчетов. - Учебник для вузов. - 2-е ИЗД., испр. и доп. - М.: Высшая школа, 2000. - 286 с.: ил.

Задача № 20

На прямоугольную пластину шириной b , длиной $l=2b$ и толщиной в единицу действуют по кромкам внешние силы, распределенные по ее толщине. Эти силы создают в пластине обобщенное плоское напряженное состояние.

Указаны оси координат и задано выражение функции напряжений $\varphi = \varphi_1 - \varphi_2$.

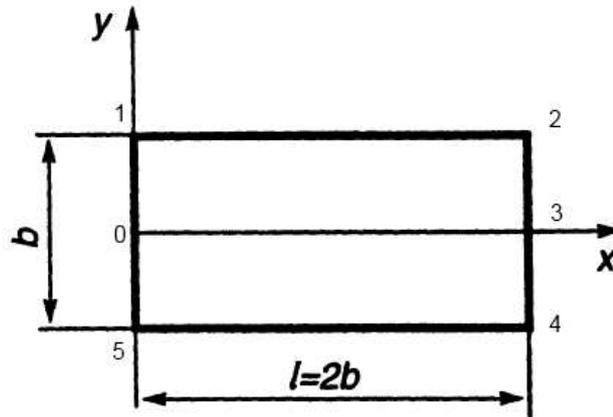
Требуется:

1. Проверить возможность существования такой функции напряжений.
2. По функции напряжений найти выражения компонентов напряжений.
3. Выяснить характер распределенных по кромкам внешних сил, при действии которых имеет место найденная система напряжений, и построить эпюры напряжений.
4. По полученным эпюрам напряжений произвести проверку равновесия пластины.

$$\varphi_1 = mb^2y(x + y)$$

$$\varphi_2 = ny^2(3x^2 + y^2)$$

$$\frac{m}{n} = -2$$



Решение:

1. Проверим существование такой функции напряжений:

$$\varphi = mb^2y(x + y) + ny^2(3x^2 + y^2)$$

$$\varphi = mb^2xy + mb^2y^2 + 3nx^2y^2 - ny^4$$

$$\varphi = -2nb^2xy - 2mb^2y^2 + 3nx^2y^2 - ny^4$$

Для выполнения проверки существования заданной функции напряжений выполним ее дифференцирование:

$$\frac{\partial \varphi}{\partial x} = -2nb^2y + 6nxy^2$$

$$\frac{\partial^2 \varphi}{\partial x^2} = 6ny^2$$

$$\frac{\partial^3 \varphi}{\partial x^3} = 0$$

$$\frac{\partial^4 \varphi}{\partial x^4} = 0$$

$$\frac{\partial \varphi}{\partial y} = -4nb^2x - 4nb^2y + 6nx^2y - 4ny^3$$

$$\frac{\partial^2 \varphi}{\partial y^2} = -4nb^2 + 6nx^2 - 12ny^2$$

$$\frac{\partial^3 \varphi}{\partial y^3} = -24ny$$

$$\frac{\partial^4 \varphi}{\partial y^4} = -24n$$

$$\frac{\partial^2 \varphi}{\partial x \partial y} = -2nb^2 + 12nxy$$

$$\frac{\partial^2 \varphi}{\partial x^2 \partial y} = 12ny$$

$$\frac{\partial^2 \varphi}{\partial x^2 \partial y^2} = 12n$$

Подставим четвертые производные в бигармоническое уравнение (10.32) [1]:

$$\frac{\partial^4 \varphi}{\partial x^4} + 2 \frac{\partial^4 \varphi}{\partial x^2 \partial y^2} + \frac{\partial^4 \varphi}{\partial y^4} = 0,$$

видим, что оно удовлетворяется: $0 + 2 \cdot 12n - 24n = 0$.

Следовательно, напряженное состояние пластины, выраженное заданной функцией напряжений, возможно.

2. По функции напряжений найдем выражения компонентов напряжений. Компоненты напряжений, действующих по кромкам пластин, равны:

$$\sigma_x = \frac{\partial^2 \varphi}{\partial y^2} = 6nx^2 - 4nb^2 - 12ny^2$$

$$\sigma_y = \frac{\partial^2 \varphi}{\partial x^2} = 6ny^2$$

$$\tau_{xy} = -\frac{\partial^2 \varphi}{\partial x \partial y} = 2nb^2 - 12nxy$$

3. Выясним характер распределенных по кромкам пластины внешних сил, под действием которых имеет место данная система напряжений и построим эпюры напряжений. Используя функциональные компоненты напряжений в пластине, построим соответствующие эпюры напряжений по контуру пластины на каждой ее боковой стороне.

Сторона 5-0-1 ($x=0$; $-\frac{b}{2} \leq y \leq \frac{b}{2}$)

На этой грани действуют напряжения:

$$\sigma_{xx} = -4nb^2 - 12ny^2$$

$$\tau_{xy} = 2nb^2$$

$$y = -\frac{b}{2}$$

$$\sigma_{xx} = -4nb^2 - 3nb^2 = -7nb^2$$

$$\tau_{xy} = 2nb^2$$

$$y = 0$$

$$\sigma_{xx} = -4nb^2$$

$$\tau_{xy} = 2nb^2$$

$$y = \frac{b}{2}$$

$$\sigma_{xx} = -4nb^2 - 3nb^2 = -7nb^2$$

$$\tau_{xy} = 2nb^2$$

Сторона 1-2 ($0 \leq x \leq 2b$; $y = \frac{b}{2}$)

На этой грани действуют напряжения:

$$\sigma_{yy} = \frac{3}{2}nb^2$$

$$\tau_{xy} = 2nb^2 - 6nbx$$

$$x = 0$$

$$\sigma_{yy} = \frac{3}{2}nb^2$$

$$\tau_{xy} = 2nb^2$$

$$x = 2b$$

$$\sigma_{yy} = \frac{3}{2}nb^2$$

$$\tau_{xy} = 2nb^2 - 12nb^2 = -10nb^2$$

Сторона 2-3-4 ($x=2b$; $-\frac{b}{2} \leq y \leq \frac{b}{2}$)

На этой грани действуют напряжения:

$$\sigma_{xx} = 20nb^2 - 12ny^2$$

$$\tau_{xy} = 2nb^2 - 24nby$$

$$y = -\frac{b}{2}$$

$$\sigma_{xx} = 20nb^2 - 3nb^2 = 17nb^2$$

$$\tau_{xy} = 2nb^2 + 12nb^2 = 14nb^2$$

$$y = 0$$

$$\sigma_{xx} = 20nb^2$$

$$\tau_{xy} = 2nb^2$$

$$y = \frac{b}{2}$$

$$\sigma_{xx} = 20nb^2 - 3nb^2 = 17nb^2$$

$$\tau_{xy} = 2nb^2 - 12nb^2 = -10nb^2$$

$$\text{Сторона 4-5 } (0 \leq x \leq 2b ; y = -\frac{b}{2})$$

На этой грани действуют напряжения:

$$\sigma_{yy} = \frac{3}{2}nb^2$$

$$\tau_{xy} = 2nb^2 + 6nbx$$

$$x = 0$$

$$\sigma_{yy} = \frac{3}{2}nb^2$$

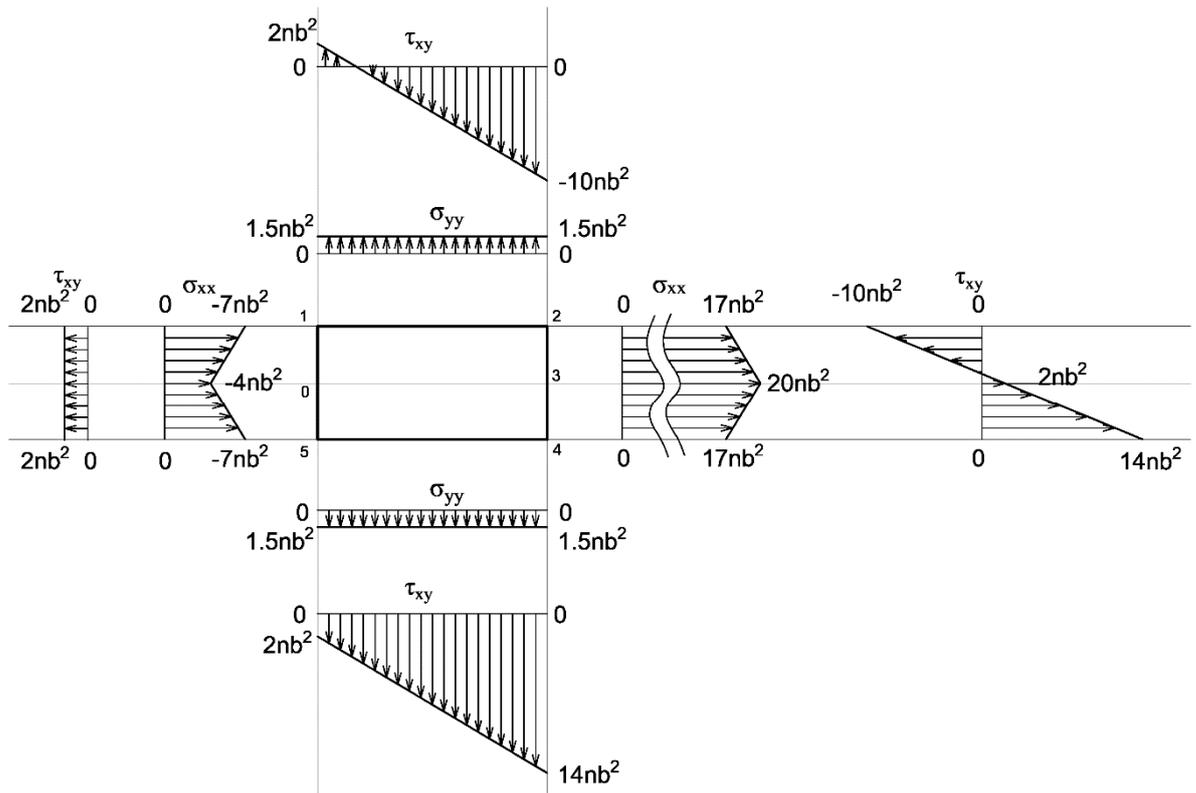
$$\tau_{xy} = 2nb^2$$

$$x = 2b$$

$$\sigma_{yy} = \frac{3}{2}nb^2$$

$$\tau_{xy} = 2nb^2 + 12nb^2 = 14nb^2$$

По полученным результатам строим эпюры σ_{xx} , σ_{yy} , τ_{xy}



4. По полученным эпюрам производим проверку равновесия пластины. Для этого найдем равнодействующие внешних сил, действующих по кромкам пластины.

$$R_x^{5-1} = \int_{-\frac{b}{2}}^{\frac{b}{2}} \sigma_{xx} dy = \int_{-\frac{b}{2}}^{\frac{b}{2}} (-4nb^2 - 12ny^2) dy = -5nb^3$$

$$R_y^{5-1} = \int_{-\frac{b}{2}}^{\frac{b}{2}} \tau_{xy} dy = \int_{-\frac{b}{2}}^{\frac{b}{2}} 2nb^2 dy = 2nb^2$$

$$R_x^{1-2} = \int_0^{2b} \tau_{xy} dx = \int_0^{2b} (2nb^2 - 6nbx) dx = -8nb^3$$

$$R_y^{1-2} = \int_0^{2b} \sigma_{yy} dx = \int_0^{2b} (1,5nb^2) dx = 3nb^3$$

$$R_x^{2-4} = \int_{-\frac{b}{2}}^{\frac{b}{2}} \sigma_{xx} dy = \int_{-\frac{b}{2}}^{\frac{b}{2}} (20nb^2 - 12ny^2) dy = 19nb^3$$

$$R_y^{2-4} = \int_{-\frac{b}{2}}^{\frac{b}{2}} \tau_{xy} dy = \int_{-\frac{b}{2}}^{\frac{b}{2}} (2nb^2 - 24nby) dy = 2nb^3$$

$$R_x^{4-5} = \int_0^{2b} \tau_{xy} dx = \int_0^{2b} (2nb^2 + 6nbx) dx = 16nb^3$$

$$R_y^{4-5} = \int_0^{2b} \sigma_{xx} dx = \int_0^{2b} (1,5nb^2) dx = 3nb^3$$

Далее определяем статические моменты площадей эпюры нормальных напряжений, действующих по краям пластины, относительно координатных осей X, Y, Z, с целью вычисления координат точек приложения равнодействующих сил от нормальных напряжений:

$$S_x^{5-1} = \int_{-\frac{b}{2}}^{\frac{b}{2}} \sigma_{xx} y dy = \int_{-\frac{b}{2}}^{\frac{b}{2}} (-4nb^2y - 12ny^3) dy = 0$$

$$S_y^{1-2} = \int_0^{2b} \sigma_{yy} x dx = \int_0^{2b} 1,5nb^2x dx = 3nb^4$$

$$S_x^{2-4} = \int_{-\frac{b}{2}}^{\frac{b}{2}} \sigma_{xx} y dy = \int_{-\frac{b}{2}}^{\frac{b}{2}} (20nb^2 - 12ny^3) dy = 0$$

$$S_y^{4-5} = \int_0^{2b} \sigma_{yy} x dx = \int_0^{2b} 1,5nb^2x dx = 3nb^4$$

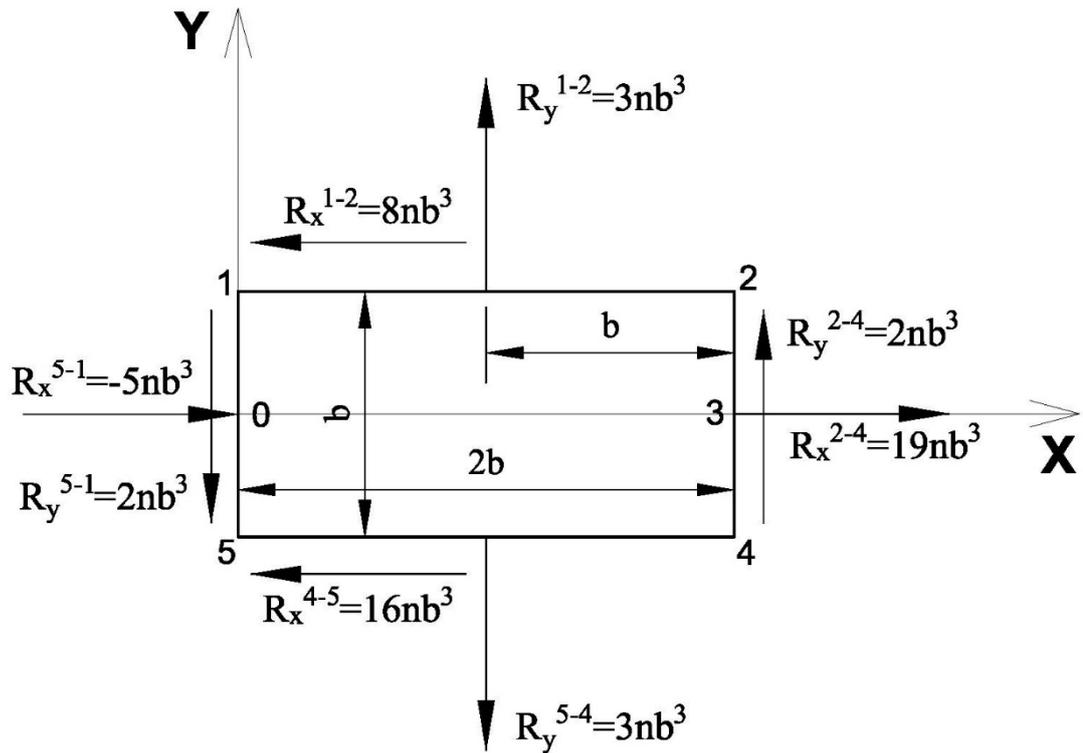
Расстояние от точек действия результирующих нормальных сил до соответствующих координатных осей принимают следующие значения:

$$y^{5-1} = \frac{S_x^{5-1}}{R_x^{5-1}} = \frac{0}{-5nb^3} = 0$$

$$x^{1-2} = \frac{S_y^{1-2}}{R_y^{1-2}} = \frac{3nb^4}{3nb^3} = b$$

$$y^{2-4} = \frac{S_x^{2-4}}{R_x^{2-4}} = \frac{0}{19nb^3} = 0$$

$$x^{4-5} = \frac{S_y^{4-5}}{R_y^{4-5}} = \frac{3nb^4}{3nb^3} = b$$



Проверим условия нахождения пластины в равновесном состоянии:

$$\sum x = R_x^{5-1} - R_x^{1-2} + R_x^{2-4} - R_x^{4-5} = (5 - 8 + 19 - 16)nb^3 = 0$$

$$\sum y = R_y^{1-2} - R_y^{4-5} + R_y^{2-4} + R_y^{5-1} = (3 - 3 + 2 - 2)nb^3 = 0$$

$$\sum M(2) = R_y^{1-2} \cdot b - R_y^{4-5} \cdot b - R_y^{5-1} \cdot 2b - R_x^{5-1} \cdot \frac{b}{2} + R_x^{4-5} \cdot b - R_x^{2-4} \cdot \frac{b}{2}$$

$$\sum M(2) = 3nb^4 - 3nb^4 - 4nb^4 - \frac{5}{2}nb^4 + 16nb^4 - \frac{19}{2}nb^4 = 0$$

Уравнения равновесия удовлетворяются, следовательно, пластина находится в равновесном состоянии.

Список литературы:

1. Саргсян А.Е. Сопротивление материалов, теории упругости и пластичности. Основы теории с примерами расчетов. – Учебник для вузов. – 2-е изд., испр. и доп. – М.: Высшая школа, 2000. – 286 с.: ил.