

Документ подписан простой электронной подписью

Информация о владельце:

ФИО: Емельянов Сергей Геннадьевич

Должность: ректор

Дата подписания: 17.12.2021 11:25:22

Уникальный программный ключ:

9ba7d3e34c012eba476ffd2d064cf2781953be730df2374d16f3c0ce536f0fc6

## МИНОБРНАУКИ РОССИИ

Федеральное государственное бюджетное  
образовательное учреждение высшего образования  
«Юго-Западный государственный университет»  
(ЮЗГУ)

Кафедра уникальных зданий и сооружений

УТВЕРЖДАЮ

Проректор по научной работе

О. Г. Локтионова

« 15

2017 г.

## РЕШЕНИЕ ЗАДАЧ ТЕОРИИ УПРУГОСТИ

Методические указания по выполнению практических работ  
по дисциплине «Теория упругости с основами теории

пластичности и ползучести»

для студентов направления подготовки 08.05.01

Курск 2017

УДК 624.04

Составитель: С.Ю. Савин

Рецензент

Доктор технических работ, профессор *В.И. Колчунов*

**Решение задач теории упругости:** методические рекомендации по выполнению практических работ по дисциплине «Теория упругости с основами теории пластичности и ползучести» для студентов специальности 08.05.01 / Юго-Зап. гос. ун-т; С.Ю. Савин. - Курск, 2017. - 14 с.: ил.5, табл. 1. - Библиогр.: 14 с.

Методические указания содержат примеры решения задач по дисциплине «Теория упругости с основами теории пластичности и ползучести»».

Методические указания предназначены для студентов специальности 08.05.01 «Строительство уникальных зданий и сооружений».

Текст печатается в авторской редакции

Подписано в печать 15.12.2017 . Формат 60x84 1/16.  
Усл. печ. л. 0,93 . Уч.-изд.л. 0,84 . Тираж 100 экз. Заказ. № 650. Бесплатно.  
Юго-Западный государственный университет.  
305040, г. Курск, ул. 50 лет Октября, 94.

## Оглавление

<b>Введение .....</b>	<b>4</b>
<b>1. Задача о чистом изгибе стержня постоянного прямоугольного сечения.....</b>	<b>5</b>
<b>2 Расчет подпорной стенки треугольного профиля.....</b>	<b>9</b>
<b>Литература .....</b>	<b>15</b>

## **Введение**

Цель дисциплины «Теория упругости с основами теории пластичности и ползучести» сформировать у обучающихся научное представление о теоретических основах методов исследования напряженно-деформированного состояния в твердых телах для осуществления проектно-расчетной и экспериментально-исследовательской профессиональной деятельности.

## 1. Задача о чистом изгибе стержня постоянного прямоугольного сечения

Для стержня, схема которого приведена на рисунке 1, определим перемещения любых точек. Напряженное состояние будем считать известным, оно было получено в курсе сопротивления материалов.

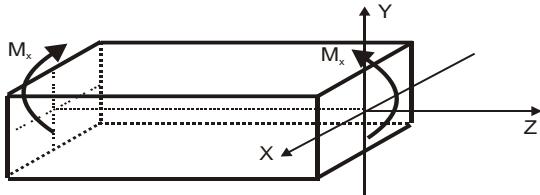


Рисунок 1

В случае чистого изгиба в плоскости Z0Y имеет место только одно напряжение  $\sigma_z$ , остальные составляющие напряжения

$$\sigma_x = \sigma_y = \tau_{xy} = \tau_{yz} = \tau_{zx} = 0.$$

$$\sigma_z = -\frac{M_x}{I_x} y = -\frac{EI_x y''}{I_x} y = -\frac{E}{R} y,$$

где  $\frac{1}{R} \approx y''$  — приближенное значение кривизны.

Уравнения равновесия (1) автоматически удовлетворяются, так как  $\sigma_z$  не зависит от переменной  $z$ .

Проверим условия на поверхности ( $\Gamma$ ).

*Верхняя грань.* Направляющие косинусы для нее имеют значения  $l=0, m=1, n=0$ .

Проверим только третье уравнение из условий на поверхности, поскольку  $\sigma_z$  входит лишь в него.  $Z_v = \sigma_z \cdot n \equiv 0$ . На верхней грани действительно нет нагрузки по оси  $z$ .

*Боковые грани.* Направляющие косинусы для них равны  $l=\pm 1, m=0, n=0$ . И вновь убеждаемся, что третье уравнение обращается в нуль, что подтверждает отсутствие нагрузки на боковых гранях.

*Торцы.* Для них  $l=0$ ,  $m=1$ ,  $n=\pm 1$ .  $Z_v = \sigma_z \cdot n = \pm \sigma_z$ .

$$M_x = \int_{x=-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \int_{y=-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \sigma_z y dy dx = \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \frac{E}{R} b y^2 dy = \frac{Eb}{R} \cdot \frac{h^3}{12} \equiv M_x.$$

Следовательно, условия ( $\Gamma$ ) выполняются на всех поверхностях.

Запишем составляющие деформации, используя закон Гука (уравнения В) и соотношения Коши (уравнения Б).

$$\varepsilon_z = -\frac{y}{R} = \frac{\partial w}{\partial z} \quad \rightarrow \quad w = -\frac{y}{R} z + f_1(x, y);$$

$$\varepsilon_x = -\mu \varepsilon_z = \mu \frac{y}{R} = \frac{\partial u}{\partial x} \quad \rightarrow \quad u = \mu \frac{y}{R} x + f_2(y, z);$$

$$\varepsilon_y = -\mu \varepsilon_z = \mu \frac{y}{R} = \frac{\partial v}{\partial y} \quad \rightarrow \quad v = \mu \frac{y^2}{2R} + f_3(x, z).$$

Подставляя значения перемещений во вторую группу соотношений Коши, получим:

$$\gamma_{xy} = \frac{\tau_{xy}}{G} = \frac{\partial u}{\partial y} + \frac{\partial v}{\partial x} = 0 \quad \rightarrow \quad \mu \frac{x}{R} + \frac{\partial f_2(y, z)}{\partial y} + \frac{\partial f_3(x, z)}{\partial x} = 0; \quad (1)$$

$$\gamma_{yz} = \frac{\tau_{yz}}{G} = \frac{\partial v}{\partial z} + \frac{\partial w}{\partial y} = 0 \quad \rightarrow \quad -\frac{z}{R} + \frac{\partial f_3(x, z)}{\partial z} + \frac{\partial f_1(x, y)}{\partial y} = 0; \quad (2)$$

$$\gamma_{zx} = \frac{\tau_{zx}}{G} = \frac{\partial w}{\partial x} + \frac{\partial u}{\partial z} = 0 \quad \rightarrow \quad \frac{\partial f_1(x, y)}{\partial x} + \frac{\partial f_2(y, z)}{\partial z} = 0. \quad (3)$$

Апроксимируем функции  $f_1(x, y)$ ,  $f_2(y, z)$ ,  $f_3(x, z)$  многочленами.

Чтобы установить порядок аппроксимирующих многочленов для каждой из функций, проделаем следующие операции:

*Функция  $f_1(x, y)$ .* После дифференцирования уравнения (3) по  $x$ , а уравнения (2) — по  $y$ , получим следующие соотношения  $\frac{\partial^2 f_1(x, y)}{\partial x^2} = 0$ ,  $\frac{\partial^2 f_1(x, y)}{\partial y^2} = 0$ , а это означает, что функция  $f_1(x, y)$  может быть представлена многочленом, в котором переменные  $x$ ,  $y$  в первой степени.

$$f_1(x, y) = a_1x + b_1y + c_1xy + d_1.$$

*Функция  $f_2(y, z)$ .* После дифференцирования уравнения (1) по  $y$ , а уравнения (2) — по  $z$ , получим соотношения  $\frac{\partial^2 f_2(y, z)}{\partial y^2} = 0$ ,  $\frac{\partial^2 f_2(y, z)}{\partial z^2} = 0$ , то есть функция  $f_2(y, z)$  может быть представлена многочленом

$$f_2(y, z) = a_2y + b_2z + c_2yz + d_2.$$

*Функция  $f_3(x, z)$ .* После дифференцирования уравнения (1) по  $x$ , а уравнения (2) — по  $z$ , получим соотношения  $\frac{\partial^2 f_3(x, z)}{\partial x^2} = -\frac{\mu}{R}$ ,  $\frac{\partial^2 f_3(x, z)}{\partial z^2} = \frac{1}{R}$ , из чего следует, что

$$f_3(x, z) = -\frac{\mu x^2}{2R} + \frac{z^2}{2R} + a_3x + b_3z + c_3xz + d_3.$$

Таким образом, перемещения произвольной точки определяются уравнениями:

$$u = \mu \frac{y}{R}x + a_2y + b_2z + c_2yz + d_2,$$

$$v = \mu \frac{y^2}{2R} - \frac{\mu x^2}{2R} + \frac{z^2}{2R} + a_3x + b_3z + c_3xz + d_3,$$

$$w = -\frac{y}{R}z + a_1x + b_1y + c_1xy + d_1.$$

В полученных уравнениях имеем двенадцать неизвестных констант, но только шесть из них независимые, а остальные константы можно выразить через эти шесть. Для этого воспользуемся еще раз соотношениями Коши для углов сдвига (в рассматриваемом примере они равны нулю).

$$\gamma_{xy} = \frac{\partial u}{\partial y} + \frac{\partial v}{\partial x} = 0 \quad \rightarrow \quad \mu \frac{x}{R} + a_2 + c_2z - \frac{\mu}{R}x + a_3 + c_3z = 0;$$

Полученное уравнение может быть выполнено, если  $a_3 = -a_2$  и  $c_3 = -c_2$ .

$$\gamma_{yz} = \frac{\partial v}{\partial z} + \frac{\partial w}{\partial y} = 0 \quad \rightarrow \quad \frac{z}{R} + b_3 + c_3 x - \frac{z}{R} + b_1 + c_1 x = 0.$$

Следовательно,  $c_3 = -c_1$  и  $b_3 = -b_1$ .

$$\gamma_{zx} = \frac{\partial w}{\partial x} + \frac{\partial u}{\partial z} = 0 \quad \rightarrow \quad a_1 + c_1 y + b_2 + c_2 y = 0,$$

откуда следует, что  $c_2 = -c_1$  и  $b_2 = -a_1$ .

Анализируя полученные результаты, приходим к выводу, что  $c_3 = c_1 = 0$ , так как

$$c_3 = -c_2 = -(-c_1) = c_1 \text{ и одновременно } c_3 = -c_1.$$

Таким образом, имеем шесть неизвестных независимых констант  $a_1, b_1, d_1, a_2, d_2, d_3$ .

$$w = -\frac{y}{R}z + a_1x + b_1y + d_1,$$

$$v = \mu \frac{y^2}{2R} - \frac{\mu x^2}{2R} + \frac{z^2}{2R} - a_2x - b_1z + d_3,$$

$$u = \mu \frac{y}{R}x + a_2y - a_1z + d_2.$$

Константы определяем из граничных условий. Пусть левый край бруса защемлен. Начало координат поместим в левый край. Тогда, если  $x = y = z = 0$ , перемещения отсутствуют из условий закрепления, то есть  $u = v = w = 0$ . Это условие приведет к результату

$$d_1 = d_2 = d_3 = 0.$$

В начале координат на левом крае бруса отсутствуют также углы поворота относительно осей  $x$  и  $y$ , то есть  $\frac{\partial u}{\partial z} = 0, \frac{\partial v}{\partial z} = 0$ , что позволяет утверждать о равенстве нулю констант  $a_1$  и  $b_1$ .

Отсутствуют в начале координат и углы закручивания  $\frac{\partial u}{\partial y} = 0$ ,  $\frac{\partial v}{\partial x} = 0$

$$\frac{\partial u}{\partial y} = 0 \quad \rightarrow \quad a_2 = 0;$$

$$\frac{\partial v}{\partial x} = 0 \quad \rightarrow \quad a_2 = 0.$$

Таким образом, перемещения защемленного с одного края бруса можно описать следующими уравнениями:

$$w = -\frac{y}{R}z, \quad u = \mu \frac{y}{R}x, \quad v = \mu \frac{y^2}{2R} - \mu \frac{x^2}{2R} + \frac{z^2}{2R}. \quad (4)$$

## 2 Расчет подпорной стенки треугольного профиля

Рассмотрим подпорную стенку (рисунок 2), подвергающуюся нагрузке от давления грунта и собственного веса.

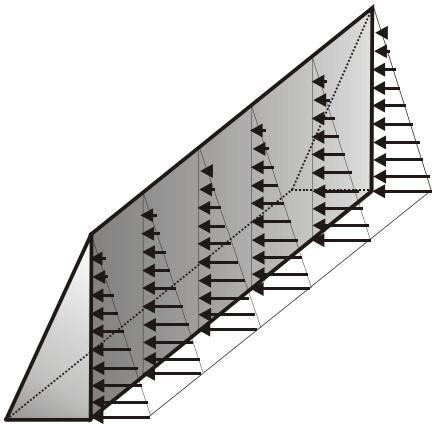


Рисунок 2

Для расчета вырежем из тела подпорной стенки двумя вертикальными плоскостями пластинку толщиной, равной безразмерной единице. Давление грунта на высоте  $y$  равно  $\gamma y$  (объемный вес материала стенки обозначим  $\gamma_1$ ). Выберем систему координат как показано на рисунке 3.

Для решения данной задачи необходимо подобрать функцию напряжений так, чтобы она удовлетворяла уравнению и условиям на поверхности. Зададимся полиномом третьей степени для функции  $\varphi$ , что позволит автоматически удовлетворить уравнение:

$$\varphi = a_1 \frac{x^3}{6} + a_2 \frac{x^2 y}{2} + a_3 \frac{x y^2}{2} + a_4 \frac{y^3}{6}.$$

Формулы для определения напряжений примут следующий вид:

$$\sigma_x = \frac{\partial^2 \varphi}{\partial y^2} = a_3 x + a_4 y; \quad \sigma_y = \frac{\partial^2 \varphi}{\partial x^2} = a_1 x + a_2 y;$$

$$\tau_{xy} = -\frac{\partial^2 \varphi}{\partial y \partial x} - X_\rho y - Y_\rho x = -a_2 x - a_3 y - \gamma_1 x = -x(a_2 + \gamma_1) - a_3 y.$$

$$X_\rho = 0, \quad . \quad Y_\rho = \gamma_1.$$

Запишем условия на поверхности:

*Боковая поверхность 0A, x = 0.*

$$l = \cos 180^\circ = -1, \quad m = \cos(-90^\circ) = 0.$$

$$X_\zeta = \gamma y = \sigma_x \cdot l + \tau_{xy} \cdot m = a_4 y (-1) = -a_4 y, \text{ Т.е. } d = -\gamma.$$

$$Y_\zeta = 0 = \tau_{xy} \cdot l + \sigma_y \cdot m = a_3 y, \text{ Т.е. } a_3 = 0.$$

*Поверхность 0B, x = ytg \alpha.*

$$l = \cos \alpha, \quad m = \cos(90^\circ + \alpha) = -\sin \alpha.$$

$$X_\zeta = -\gamma \cos \alpha + y \operatorname{tg} \alpha (a_2 + \gamma_1) \sin \alpha = 0.$$

Из этого уравнения определяем константу  $a_2$ .

$$a_2 = \frac{\gamma \cos \alpha}{\operatorname{tg} \alpha \sin \alpha} - \gamma_1 = \frac{\gamma}{\operatorname{tg}^2 \alpha} - \gamma_1.$$

$$Y_\zeta = 0 \rightarrow -y \operatorname{tg} \alpha (a_2 + \gamma_1) \cos \alpha - (a_1 x + a_2 y) \sin \alpha = 0.$$

Подставив в полученное уравнение значение константы  $a_2$ , определим константу  $a_1$ :

$$a_1 = \frac{\gamma_1}{\operatorname{tg} \alpha} - \frac{2\gamma}{\operatorname{tg}^3 \alpha}.$$

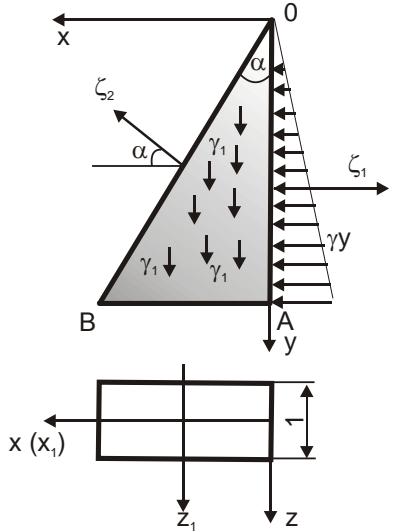


Рисунок 3

Окончательная запись формул для компонентов напряжений принимает вид:

$$\sigma_x = -\gamma y,$$

$$\sigma_y = \left( \frac{\gamma_1}{\operatorname{tg}^2 \alpha} - \frac{2\gamma}{\operatorname{tg}^3 \alpha} \right) x + \left( \frac{\gamma}{\operatorname{tg}^2 \alpha} - \gamma_1 \right) y,$$

$$\tau_{xy} = -\frac{\gamma}{\operatorname{tg}^2 \alpha} x.$$

Для наглядности построим эпюры напряжений в сечении стенки с координатой  $y = H$ , приняв значения  $\alpha = 30^\circ$ ,  $\gamma = 10 \text{ кН/м}^3$ ,  $\gamma_1 = 20 \text{ кН/м}^3$  (рисунок 15).

При  $x = 0$        $\sigma_x = -\gamma H$ ,     $\sigma_y = 10H$ ,  
 $\tau_{xy} = 0$ .

При  $x = H \operatorname{tg} 30^\circ$      $\sigma_x = -\gamma H$      $\sigma_y = -30H$

$$\tau_{xy} = -17,3H.$$

Определим, при каком значении  $\alpha$  не появятся растягивающие напряжения  $\sigma_y$  в точке А.

$$\sigma_y|_{x=0} = \left( \frac{\gamma}{\operatorname{tg}^2 \alpha} - \gamma_1 \right) y \leq 0, \quad \rightarrow \quad \operatorname{tg}^2 \alpha \geq \frac{\gamma}{\gamma_1}.$$

$$\operatorname{tg} \alpha \geq \sqrt{\frac{\gamma}{\gamma_1}}$$

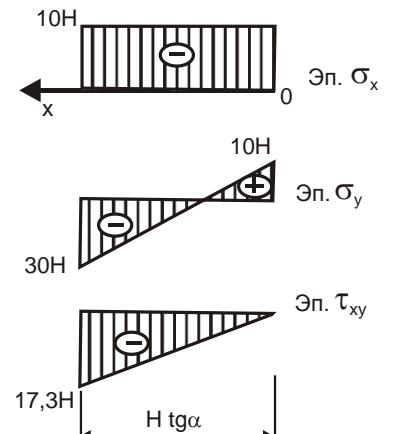
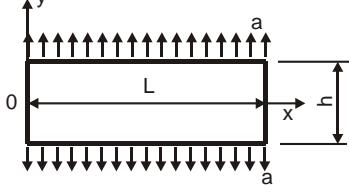
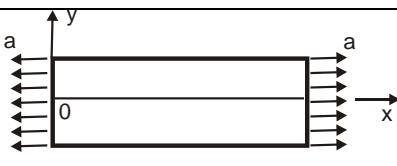
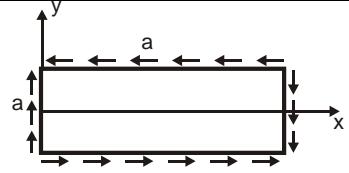
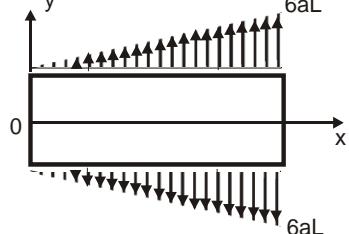
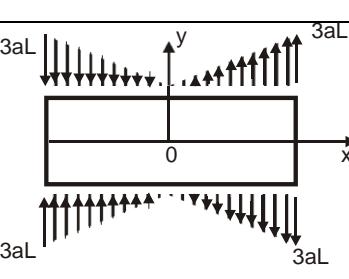
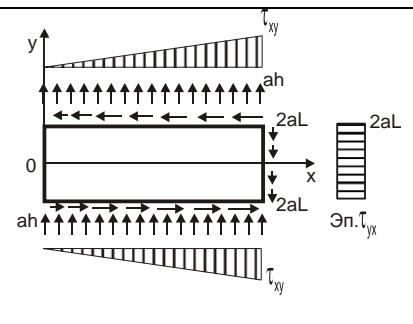


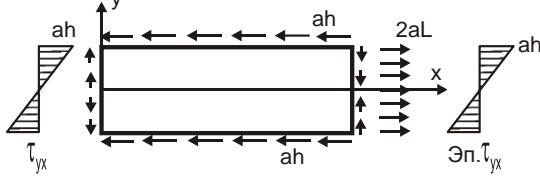
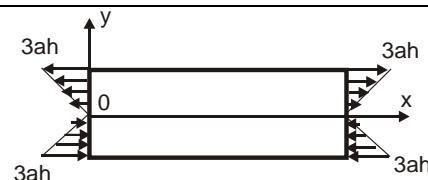
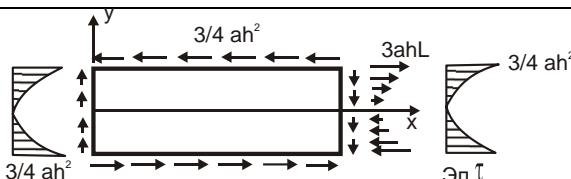
Рисунок 4

В точке А будет отсутствовать растяжение, если угол наклона грани OB будет больше  $35^\circ$ .



Таблица 1 – Вид функции напряжений для некоторых вариантов условий на контуре

№ схемы	Вид функций напряжений	Контурные условия
1	$\varphi = a \frac{x^2}{2}$	
2	$\varphi = a \frac{y^2}{2}$	
3	$\varphi = axy$	
4	$\varphi = ax^3$	
5	$\varphi = ax^3$	
6	$\varphi = ax^2 y$	

№ схемы	Вид функций напряжений	Контурные условия
7	$\varphi = axy^2$	
8	$\varphi = ay^3$	
9	$\varphi = axy^3$	

Решение при помощи полиномов для функций напряжений представляет практический интерес потому, что позволяет с помощью отдельных известных результатов для простых задач получить непосредственно решения и для реальных поверхностных условий.

Рассмотрим примеры решения некоторых задач, для которых функция напряжений задается в виде полиномов различной степени.

## **Литература**

1. Кожаринова, Л.В. Основы теории упругости и пластичности: учебное пособие для студентов строительных специальностей / Л.В Кожаринова. - Орел: ОрелГТУ, 2009. - 85 с.
2. Лебедев А.В. Численные методы расчета строительных конструкций [Электронный ресурс]: учебное пособие / А.В. Лебедев. – Электрон. Текстовые данные. – СПб.: Санкт-Петербургский государственный архитектурно-строительный университет, ЭБС АСВ, 2012. – 55 с. // Режим доступа: <http://www.iprbookshop.ru/19055.html>. – ЭБС «IPRbooks»
3. Ханефт, А.В. Основы теории упругости. Теория упругости [Электронный ресурс]: учебное пособие / А.В. Ханефт. - Кемерово : Кемеровский государственный университет, 2009. - 100 с. // Режим доступа: <http://biblioclub.ru/index.php?page=book&id=232319>
4. Коробко, Виктор Иванович. Строительная механика пластиинок: техническая теория [Текст] : [учебное пособие для вузов] / под ред. В. И. Коробко. - М. : Спектр, 2010. - 409 с. - Библиогр.: с. 73. - ISBN 978-5-904270-19-3