

**ОПД.Ф.02.02 СОПРОТИВЛЕНИЕ МАТЕРИАЛОВ  
ПРИМЕНЕНИЕ ТЕОРЕМЫ КАСТИЛИАНО ПРИ  
РЕШЕНИИ СТАТИЧЕСКИ НЕОПРЕДЕЛИМЫХ ЗАДАЧ**  
Методические указания к решению задач

## ОГЛАВЛЕНИЕ

ВВЕДЕНИЕ .....	4
1. Теоретическая основа метода .....	5
2. Применение теоремы Кастилиано к статически неопределимым стержневым системам, стержни которых работают на растяжение, сжатие .....	12
3. Учет неточности изготовления элементов стержневых систем, а так же температурных воздействий при решении статически неопределимых задач .....	19
4. Применение теоремы Кастилиано при решении задач на кручение и изгиб .....	22

## ВВЕДЕНИЕ

При изучении курса сопротивления материалов студенты часто решают статически неопределимые задачи, которые представляют большой интерес с практической точки зрения. Именно способностью статически неопределимых систем воспринимать большую нагрузку по сравнению со статически определенными системами, сохраняя при этом прочность и жесткость конструкции, объясняется их широкое распространение в технике. Особенностью решения статически неопределимых задач является составление наряду с уравнениями статики и уравнений совместности деформаций, что вызывает у студентов определенные трудности. Можно избежать написания этих уравнений, если применить теорему Кастилиано. В методических разработках приведено теоретическое обоснование применения теоремы Кастилиано при решении статически неопределимых задач и на конкретных примерах показана эффективность этого метода.

Авторы возлагают надежду, что данные разработки будут способствовать повышению знаний и активности студентов при изучении курса сопротивления материалов. При этом предполагается, что студенты знакомы с понятием статически определенных и статически неопределимых систем, условиями равновесия плоской и пространственной систем сил, а также с методом сечений, применяемым для определения внутренних усилий.

## 1. Теоретическая основа метода

Один из способов решения статически неопределимых задач - это составление уравнений равновесия и составление дополнительных уравнений. Эти дополнительные уравнения записываются на основании одного общего принципа, они должны выразить условия совместности деформаций системы. Для дальнейшего разъяснения возьмем числовой пример.

**Задача 1.** Дана статически неопределимая стержневая система, представленная на рис. 1а. Невесомая абсолютно жесткая балка ОВ (деформацией которой, при перемещении, пренебрегаем) соединена со стержнями СА (стержень 1) и ВК (стержень 2), шарнирно закреплена в точке О и нагружена силой Р. Длина и жесткость каждого стержня соответственно L и EF. Определить усилия в стержнях 1 и 2.

**Решение.** Для определения усилий в стержнях 1 и 2 применяют метод сечений. Стержни 1 и 2 мысленно разрезаем плоскостью перпендикулярной оси стержня, отбрасываем верхнюю часть, а в местах разреза прикладываем неизвестные внутренние усилия  $N_1$  и  $N_2$  (рис. 1б). Записываем уравнение статики - уравнение моментов относительно шарнира в точке О:

$$N_2 2a \cos \alpha + N_1 a - P 2a = 0$$

или

$$2N_2 \cos \alpha + N_1 = 2P. \quad (1)$$

Получили одно уравнение равновесия с двумя неизвестными  $N_1$  и  $N_2$ . Два других уравнения равновесия: сумма сил относительно осей  $\sum X=0$  и  $\sum Y=0$  применять не целесообразно, так как в них войдут две неизвестные реакции в шарнире О. Таким образом, задача является один раз статически неопределимой, то есть не может быть решена с помощью только одних уравнений равновесия. Поэтому необходимо рассмотреть деформации стержней, то есть составить уравнение совместности деформаций. С этой целью строят диаграмму перемещений представленную на рис. 1в.

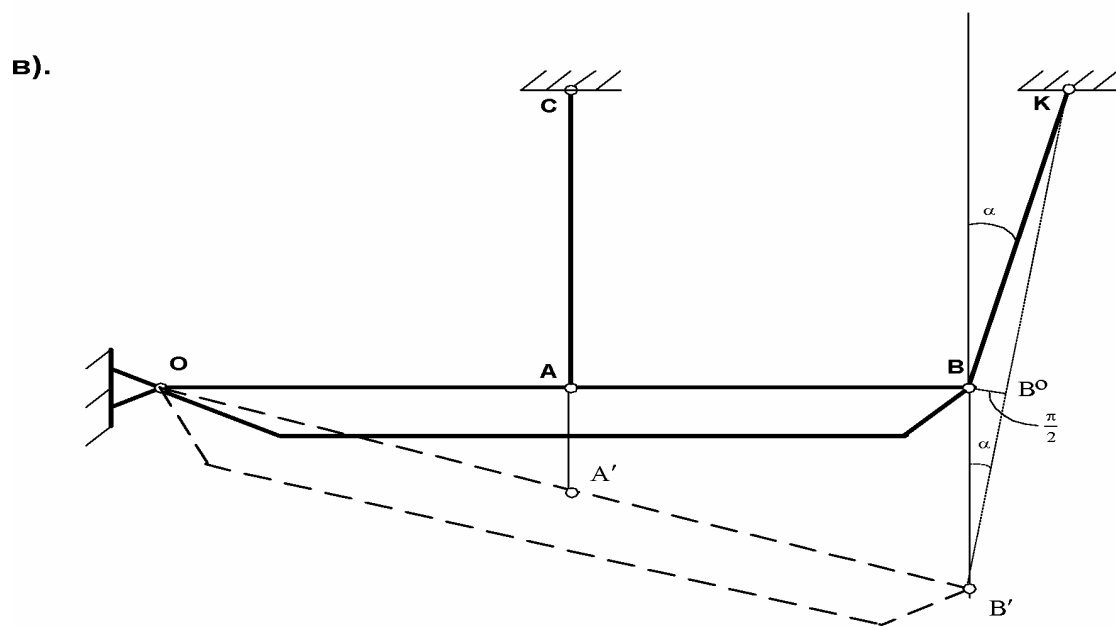
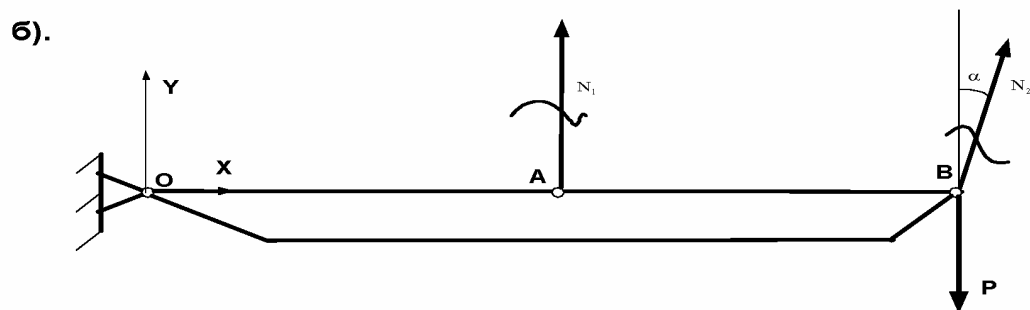
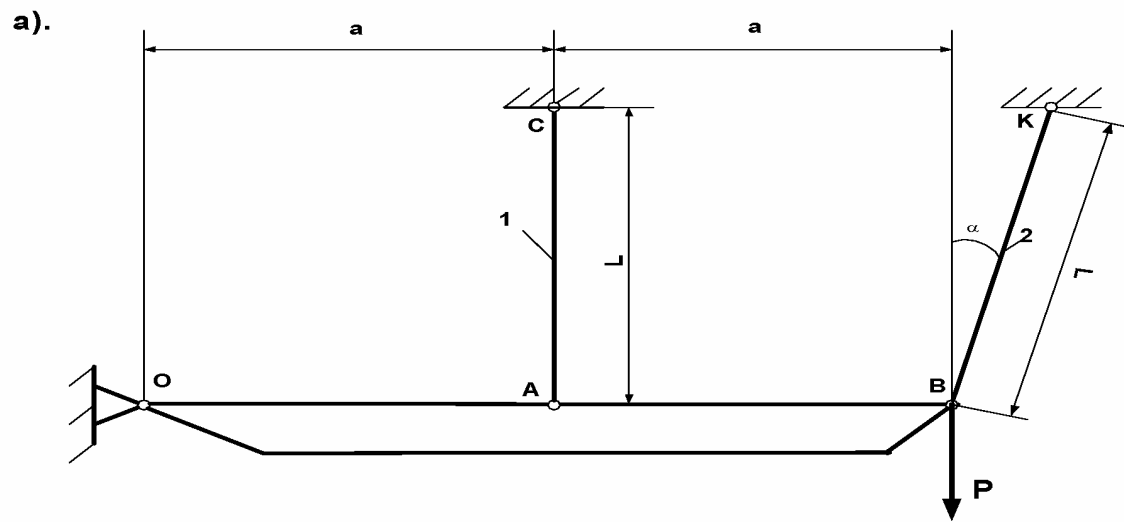


Рис. 1.

Под действием силы  $P$  балка  $OAB$  поворачивается как жесткое целое и занимает положение  $OA'B'$ . Точки  $A$  и  $B$ , таким образом, перемещаются по дугам окружностей радиусами  $OA$  и  $OB$ . Используя принцип малых перемещений, считают, что точки  $A$  и  $B$  смещаются по перпендикулярам, восстановленным к  $OB$  соответственно в точки  $A'$  и  $B'$  (рис.1в).

Очевидно, что

$$AA' = \Delta L_1. \quad (2)$$

Легко видеть, что

$$B'B_0 = \Delta L_2, \quad (3)$$

так как угол

$$BB_0B' = \frac{\pi}{2}.$$

Из подобия треугольников  $OOB'$  и  $OAA'$  имеем:

$$\frac{BB'}{AA'} = \frac{BO}{AO} = 2. \quad (4)$$

Кроме того, из треугольника  $BB_0B'$  получаем:

$$BB' = \frac{B'B_0}{\cos\alpha} = \frac{\Delta L_2}{\cos\alpha}. \quad (5)$$

Из соотношений (2)-(5) следует:

$$\Delta L_2 = 2\Delta L_1 \cos\alpha, \quad (6)$$

далее учитывая, что

$$\Delta L_1 = \frac{N_1 L_1}{EF}, \quad (7)$$

$$\Delta L_2 = \frac{N_2 L_2}{EF},$$

из выражений (6) и (7) имеем

$$N_2 = 2N_1 \cos\alpha. \quad (8)$$

Решая совместно уравнения (1) и (8) находим:

$$N_1 = \frac{2P}{(1 + 4\cos^2\alpha)}, \quad (9)$$

$$N_2 = \frac{4P\cos\alpha}{(1 + 4\cos^2\alpha)}.$$

Однако решение выше рассмотренным способом для некоторых статически неопределимых систем, сопряжено с известными трудностями. Последние

главным образом связаны со сложностью написания уравнений совместности деформаций. Такой способ решения привел бы, несомненно, к громоздким выкладкам. Примеры таких систем представлены на рис. 6а и 7а. Трудности в написании уравнений совместности деформаций могут быть устранены, если обратиться к теореме Кастилиано.

**Теорема Кастилиано: частная производная от потенциальной энергии системы по силе равна перемещению точки приложения силы по направлению этой силы.**

Рассмотрим, находящееся в равновесии пространственное тело (рис. 2), нагруженное произвольной системой  $N$  - внешних обобщенных сил  $\vec{P}_n$ ,

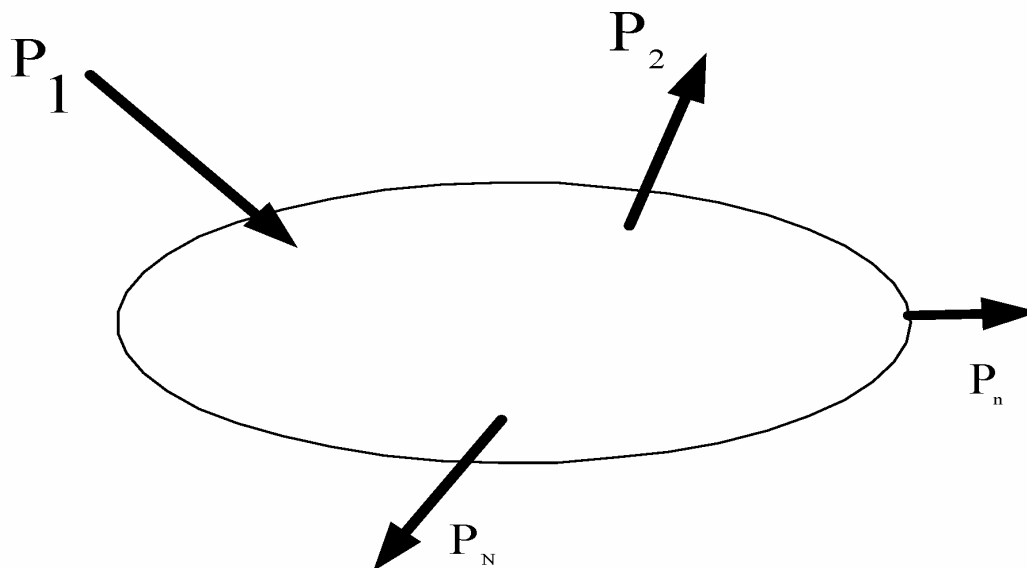


Рис.2.

( $1 \leq n \leq N$ ), где в качестве  $\vec{P}_n$  могут быть как сосредоточенные, так и распределенные силы или моменты сил. Система внешних сил определенным образом деформирует тело и сообщает ему некоторую потенциальную энергию деформации  $U$ .

Тогда согласно теореме Кастилиано имеем:

$$\vec{\delta}_n = \frac{\partial U}{\partial P_n} \cdot \frac{\vec{P}_n}{P_n}, \quad (10)$$

где  $P_n$  – модуль вектора  $\vec{P}_n$ .

Очевидно, компоненты вектора перемещения  $\vec{\delta}_n$  равны:

$$\delta_{nx} = \frac{\partial U}{\partial P_n} \cos \alpha, \quad \delta_{ny} = \frac{\partial U}{\partial P_n} \cos \beta, \quad \delta_{nz} = \frac{\partial U}{\partial P_n} \cos \gamma, \quad (11)$$

где  $\alpha, \beta, \gamma$  – углы, определяющие направление вектора  $\vec{P}_n$ , а, следовательно, и вектора  $\vec{\delta}_n$  в пространстве.

Учитывая, что

$$P_n = \frac{P_{nx}}{\cos \alpha}, \quad P_n = \frac{P_{ny}}{\cos \beta}, \quad P_n = \frac{P_{nz}}{\cos \gamma},$$

(где  $P_{nx}, P_{ny}, P_{nz}$  – компоненты вектора  $\vec{P}_n$ ) можно записать следующее:

$$\delta_{nx} = \frac{\partial U}{\partial P_{nx}}, \quad \delta_{ny} = \frac{\partial U}{\partial P_{ny}}, \quad \delta_{nz} = \frac{\partial U}{\partial P_{nz}},$$

или

$$\delta_{ni} = \frac{\partial U}{\partial P_{ni}}, \quad (12)$$

где  $i$  пробегает индексы  $x, y, z$ .

Заметим, что  $\delta_{ni}$  имеет смысл линейного перемещения, если  $\vec{P}_n$  – сосредоточенная сила и углового, если  $\vec{P}_n$  – момент сил. Можно показать, что указанные соотношения справедливы как для внешних сил, так и для внутренних. Если сила  $\vec{P}_n$  обусловлена действием опор на указанную систему, то величины  $\delta_{ni}$  будут по смыслу равны перемещениям опор в направлении  $i$  обусловленным действием силы  $\vec{P}_n$ . Если опоры считать идеальными, то есть запрещающими перемещения соответствующих точек системы в тех или иных направлениях, то соотношения Кастилиано существенно упрощаются, принимая однородный вид.

Например, для опоры, приведенной на рис. 3а уравнения (12) имеют вид:

$$\frac{\partial U}{\partial P_x} = 0, \quad \frac{\partial U}{\partial P_y} = 0, \quad \frac{\partial U}{\partial P_z} = 0, \quad (13)$$

а для опоры на рис. 3б, наряду с соотношениями (13), будут справедливы уравнения:

$$\frac{\partial U}{\partial M_x} = 0, \quad \frac{\partial U}{\partial M_y} = 0 \quad \text{и} \quad \frac{\partial U}{\partial M_z} = 0, \quad (14)$$

где  $P_x, P_y, P_z$  и  $M_x, M_y, M_z$  – компоненты сил и моментов соответственно.

Если в системе отсутствуют монтажные дефекты и все элементы конструкции находятся при одной температуре, то для внутренних силовых факторов уравнения (12) принимают вид :

$$\frac{\partial U}{\partial P_{ni}} = 0. \quad (15)$$

Если же в системе имеются монтажные дефекты, или же температура не постоянна по элементам конструкции, то соотношения (15) запишутся в виде:

$$\frac{\partial U}{\partial P_{ni}} = \Delta i, \quad \frac{\partial U}{\partial P_{ni}} = \Delta L_{ti}, \quad \frac{\partial U}{\partial M_{ni}} = \Delta \varphi_i, \quad (16)$$

где  $\Delta i$  и  $\Delta \varphi_i$  – линейные и угловые дефекты, обусловленные неточностью изготовления, а  $\Delta L_{ti}$  – температурные изменения длин стержней.

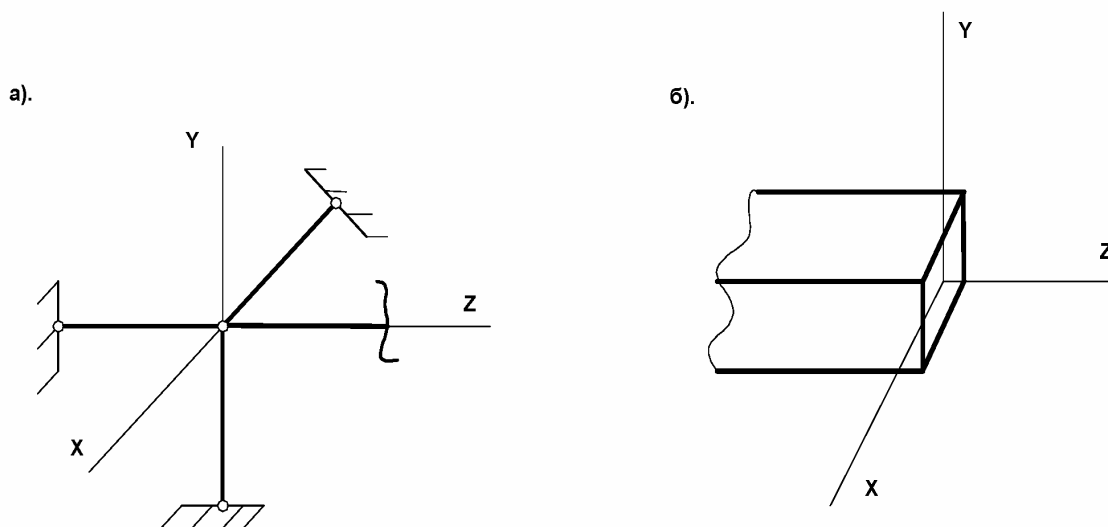


Рис. 3.

Уравнения (12)-(16) в формальном плане могут быть восприняты как условия совместности деформаций и ими могут быть дополнены соответствующие уравнения статики.

В сопротивлении материалов рассматриваются главным образом системы, для которых один из линейных размеров значительно превосходит два других, например, стержни, рамы. На рис. 4 изображена левая отсеченная часть кривого пространственного стержня. Главный вектор сил и главный момент сил в произвольном сечении, перпендикулярном оси z могут быть разложены на



компоненты соответственно  $Q_x$ ,  $Q_y$ ,  $N$  и  $M_x$ ,  $M_y$ ,  $M_z$ . В соответствии с этим потенциальная энергия упругой информации равна

$$U = \int_L \frac{N^2}{2EF} dz + \int_L \frac{M_z^2}{2GJ_p} dz + \int_L \frac{M_x^2}{2EJ_x} dz + \int_L \frac{M_y^2}{2EJ_y} dz + K_y \int_L \frac{Q_y^2}{2GF} dz + K_x \int_L \frac{Q_x^2}{2GF} dz, \quad (17)$$

где  $J_p$ ,  $J_x$  и  $J_y$  – соответственно полярный и осевые моменты инерции сечения, а  $K_x$ ,  $K_y$  – безразмерные коэффициенты, зависящие от геометрии поперечного сечения. Обычно вклады от двух последних интегралов малы и ими пренебрегают.

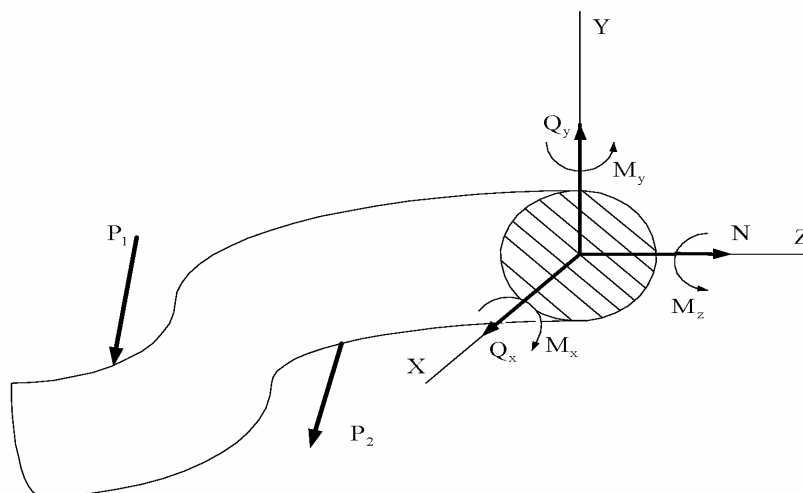


Рис. 4.

## 2. Применение теоремы Кастилиано к статически неопределимым стержневым системам, стержни которых работают на растяжение, сжатие

Вышеизложенные принципы легко применить к решению простейших статически неопределимых задач. Рассмотрим несколько конкретных примеров.

**Задача 2.** Прямой однородный стержень АВ (рис. 5а) жестко зашце-млен по концам и нагружен двумя силами Р. Определить реакции в опорах.

**Решение.**

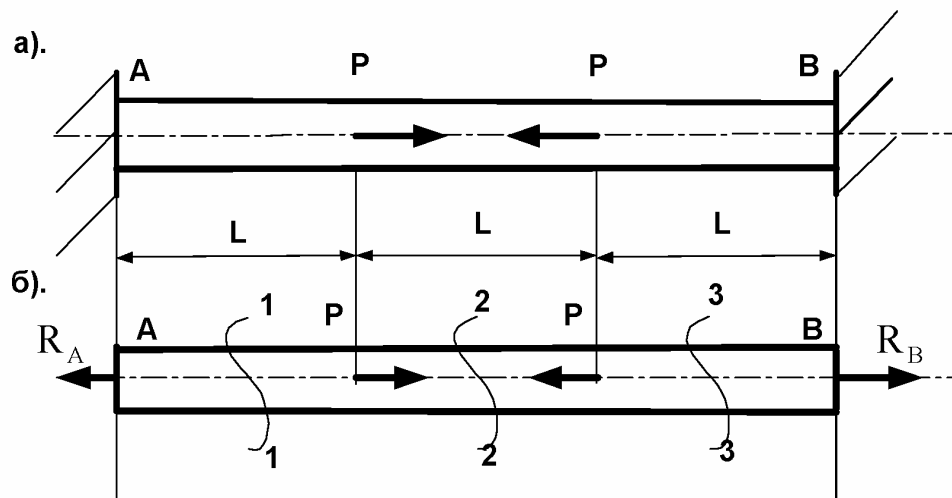


Рис. 5.

План сил приведен на рис. 5б Система один раз статически неопределима, так как реакции  $R_A$  и  $R_B$  не могут быть определены из одного уравнения равновесия:

$$\sum Z = 0, R_B - P + P - R_A = 0.$$

Откуда:

$$R_A = R_B.$$

Нормальные силы в поперечных сечениях 1-1, 2-2 и 3-3 соответственно равны:

$$N_1 = R_A, N_2 = R_A - P \text{ и } N_3 = R_A - P + P = R_A.$$

Потенциальная энергия стержня согласно выражению (17) равна:

$$U = \int_0^L \frac{R_A^2}{2EF} dz + \int_0^L \frac{(R_A - P)^2}{2EF} dz + \int_0^L \frac{R_A^2}{2EF} dz = \frac{L}{2EF} [R_A^2 + (R_A - P)^2 + R_A^2]$$

Применяя теорему Кастилиано и принимая, что левая и правая заделки идеально жесткие, получаем:

$$\frac{\partial U}{\partial R_A} = \frac{L}{EF} (R_A + R_A - P + R_A) = 0,$$

откуда

$$R_A = R_B = \frac{P}{3}.$$

Указанный пример демонстрирует эффективность предложенного способа.

**Задача 3.** Применяя энергетическую методику, решим задачу № 1, ранее рассмотренную в разделе 1.

**Решение:** Изображаем план сил и записываем уравнение моментов (1). Далее записываем потенциальную энергию упругой деформации:

$$U = \frac{N_1^2 L}{2EF} + \frac{N_2^2 L}{2EF}.$$

Из формулы (1) получаем:

$$N_1 = 2(P - N_2 \cos \alpha). \quad (18)$$

Подставляя выражение  $N_1$  в формулу для  $U$ , получим:

$$U = \frac{[2(P - N_2 \cos \alpha)]^2 L}{2EF} + \frac{N_2^2 L}{2EF}.$$

Согласно теореме Кастилиано имеем:

$$\frac{\partial U}{\partial N_2} = \frac{L}{EF} [4 \cos \alpha (N_2 \cos \alpha - P) + N_2] = 0. \quad (19)$$

Из выражений (18) и (19) находим, что

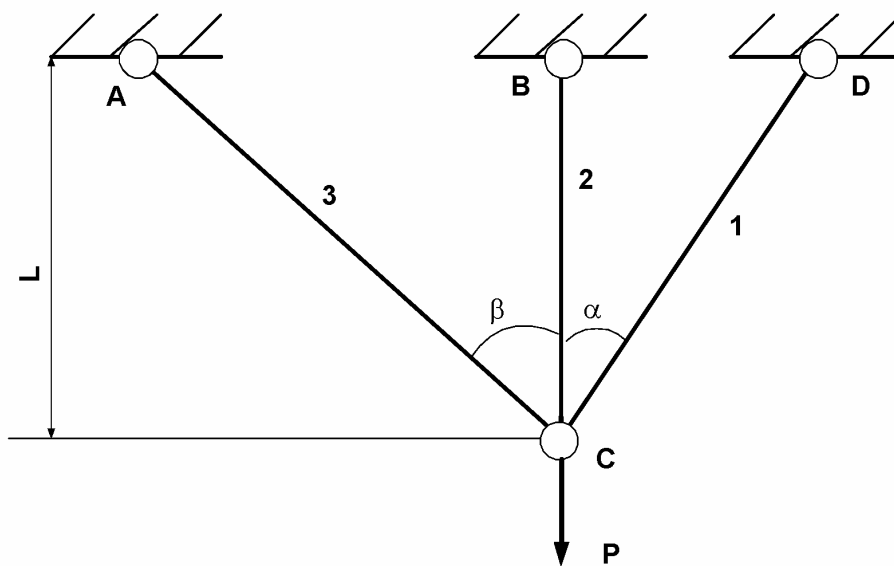
$$N_2 = \frac{4P \cos \alpha}{(1 + 4 \cos^2 \alpha)} \text{ и } N_1 = \frac{2P}{(1 + 4 \cos^2 \alpha)}. \quad (20)$$

Сравнивая (20) и (9), видим, что решение (20), полученное энергетическим методом, полностью адекватно решению (9), полученному в разделе 1.

Применение теоремы Кастилиано наиболее эффективно при рассмотрении сложных стрелевых систем. Одна из таких систем представлена на рис. ба.

**Задача 4.** Стержни ДС (стержень 1), ВС (стержень 2) и АС (стержень 3) соединены шарнирно в точке С одними концами, а другими соответственно прикреплены шарнирно к основанию в точках Д, В и А и нагружены силой Р, приложенной в точке С. Жесткости стержней 1, 2 и 3 соответственно равны  $E_1F_1$ ,  $E_2F_2$  и  $E_3F_3$ . Угол  $\alpha$  не равен углу  $\beta$ . Необходимо раскрыть статическую неопределимость стержневой системы, то есть найти усилия в стержнях 1, 2 и 3.

а).



б).

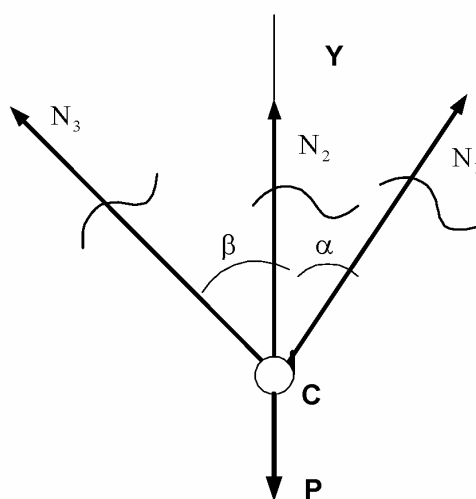


Рис. 6.

**Решение:** Данная система является статически неопределимой. Поэтому, наряду с уравнениями статики, нам необходимо составить дополнительные уравнения совместности деформаций. Это в свою очередь представляет определенные трудности, так как направление перемещения точки С при действии силы Р составит с вертикальной осью Y неизвестные углы. Применение теоремы Кастилиано позволяет избежать указанные трудности.

План сил представлен на рис. 6б. Запишем условия равновесия узла С:

$$\sum X = 0: N_1 \sin \alpha - N_3 \sin \beta = 0, \quad (21)$$

$$\sum Y = 0: N_1 \cos \alpha + N_2 + N_3 \cos \beta - P = 0.$$

потенциальная энергия упругой деформации стержней ДС, ВС, АС равна:

$$U = \frac{N_1^2 L}{2E_1 F_1 \cos \alpha} + \frac{N_2^2 L}{2E_2 F_2} + \frac{N_3^2 L}{2E_3 F_3 \cos \beta}. \quad (22)$$

Заменяя в уравнении (22)  $N_2$  и  $N_3$ , выраженные через  $N_1$ , согласно уравнению (21) получаем:

$$U = \frac{N_1^2 L}{2E_1 F_1 \cos \alpha} + \frac{(P - N_1 \sin \alpha \operatorname{ctg} \beta - N_1 \cos \alpha)^2 L}{2E_2 F_2} + \frac{N_1^2 L \sin^2 \alpha}{2E_3 F_3 \sin^2 \beta \cos \beta}.$$

Применяя теорему Кастилиано, находим:

$$\frac{\partial U}{\partial N_1} = \frac{N_1 L}{E_1 F_1 \cos \alpha} + \frac{L(P - N_1 \sin \alpha \operatorname{ctg} \beta - N_1 \cos \alpha)(-\sin \alpha \operatorname{ctg} \beta - \cos \alpha)}{E_2 F_2} + \frac{N_1 L \sin^2 \alpha}{E_3 F_3 \sin^2 \beta \cos \beta} = 0,$$

откуда:

$$N_1 = \frac{P(\sin \alpha \operatorname{ctg} \beta + \cos \alpha)}{E_2 F_2} \cdot \frac{1}{\frac{1}{E_1 F_1 \cos \alpha} + \frac{(\sin \alpha \operatorname{ctg} \beta + \cos \alpha)^2}{E_2 F_2} + \frac{\sin^2 \alpha}{E_3 F_3 \sin^2 \beta \cos \beta}}.$$

Из уравнений (21) можно найти  $N_2$  и  $N_3$ .

**Задача 5.** Рассмотрим еще одну статически неопределимую стержневую систему представленную на рис. 7а. Невесомая жесткая балка АВ соединена с основанием стержнями 1, 2, 3 и 4, на концах которых имеются шарниры. Жесткость каждого стержня  $E F$ . Система нагружена силой  $P$ , приложенной в точке А. Определить нормальные усилия в стержнях 1, 2, 3 и 4.

**Решение:** План сил представлен на рис. 7б. Система уравнений статики примет вид:

$$\begin{aligned} \sum X = 0 & \quad -N_2 \cos 30^\circ + N_3 \cos 30^\circ = 0, \\ \sum Y = 0 & \quad N_1 + N_2 \cos 60^\circ + N_3 \cos 60^\circ - N_4 - P = 0, \\ \sum M = 0 & \quad P \cdot 2a - N_1 a - N_4 a = 0, \end{aligned}$$

После несложных преобразований находим, что:

$$\begin{aligned} N_2 &= N_3, \\ 2N_1 + N_2 + N_3 - 2N_4 &= 2P, \\ N_1 + N_4 &= 2P. \end{aligned} \tag{23}$$

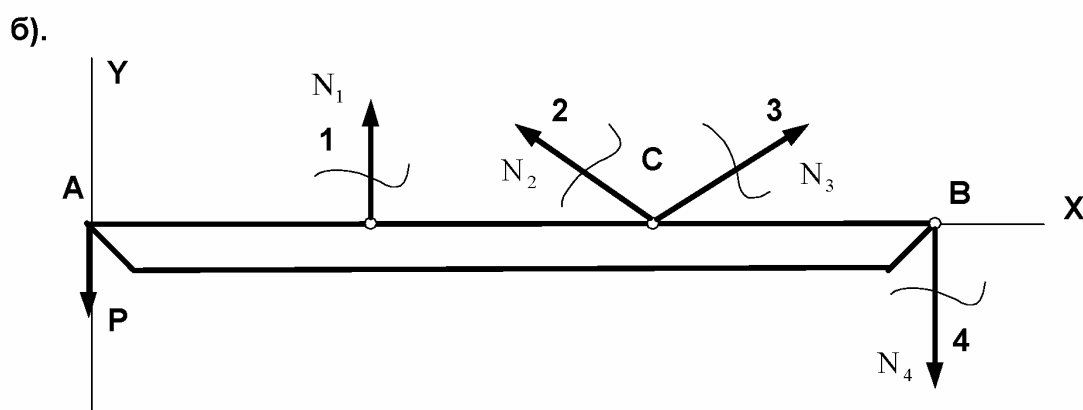
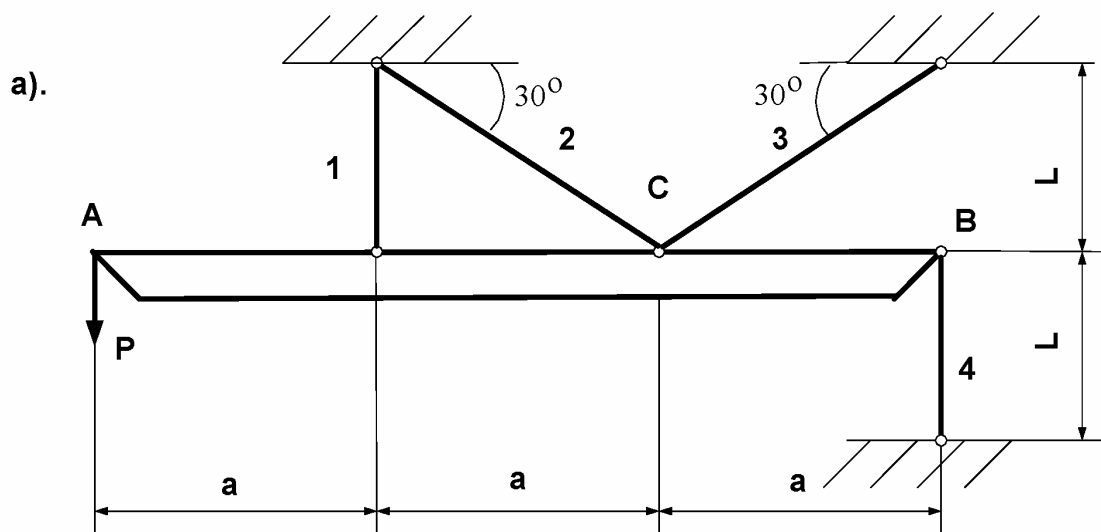


Рис. 7.

Усилия  $N_2$ ,  $N_3$  и  $N_4$  выразим через  $N_1$  из уравнений (23):

$$N_2 = N_3 = 3P - 2N_1 \text{ и } N_4 = 2P - N_1. \quad (24)$$

Потенциальная энергия упругой деформации запишется в виде:

$$U = \frac{N_1^2 L}{2EF} + \frac{2(3P - 2N_1)^2 2L}{2EF} + \frac{(2P - N_1)^2 L}{2EF} = \frac{L}{2EF} \left[ N_1^2 + 4(3P - 2N_1)^2 + (2P - N_1)^2 \right].$$

Из условия  $\frac{\partial U}{\partial N_1} = 0$  находим:

$$N_1 = \frac{13}{9}P,$$

а, затем по уравнениям (24) найдем:

$$N_2 = N_3 = \frac{1}{9}P \text{ и } N_4 = \frac{5}{9}P.$$

Данная методика применима также и к задачам дважды и более раз статически неопределимым. Рассмотрим конкретный пример.

**Задача 6.** Невесомая жесткая балка  $OB$  (рис. 8а) соединена с основанием стержнями 1, 2 и 3, имеющими на концах шарниры и опирается на шарнир в точке  $O$ . Балка  $OB$  нагружена в точке  $B$  силой  $P$ . Жесткость каждого стержня  $EF$ . Определить нормальные усилия в стержнях 1, 2 и 3.

**Решение:** План сил представлен на рис. 8б. Записываем уравнение моментов относительно точки  $O$ :

$$N_1 a + N_2 2a + N_3 3a - P 3a = 0$$

или

$$N_1 + 2N_2 + 3N_3 - 3P = 0. \quad (25)$$

Выражая  $N_1$  через  $N_2$ ,  $N_3$  и  $P$  из уравнения (25) и записывая выражение потенциальной энергии, получаем:

$$U = \frac{L}{2EF} \left[ (3P - 2N_2 - 3N_3)^2 + N_2^2 + N_3^2 \right]. \quad (26)$$

Условия совместности деформаций для второго и третьего стержней примут вид:

$$\frac{\partial U}{\partial N_2} = 0 \text{ и } \frac{\partial U}{\partial N_3} = 0. \quad (27)$$

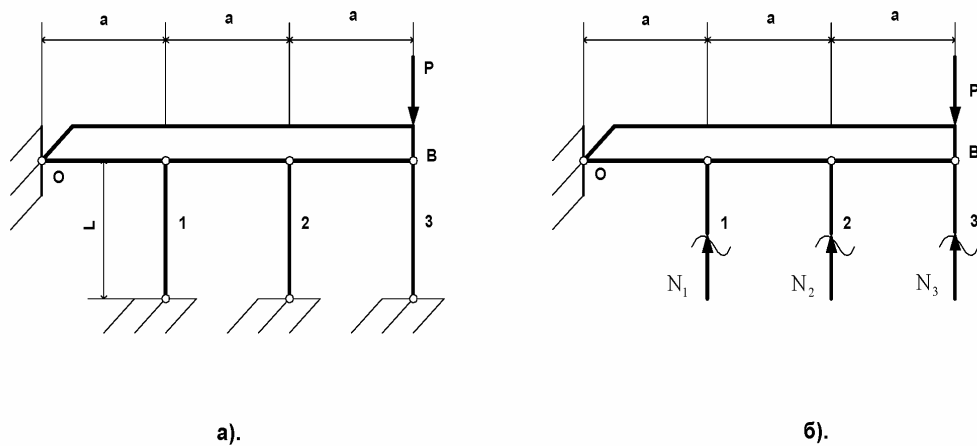


Рис. 8.

Откуда из уравнений (25-27) получаем систему трех уравнений с тремя неизвестными:

$$N_1 + 2N_2 + 3N_3 - 3P = 0,$$

$$5N_2 + 6N_3 - 6P = 0,$$

$$6N_2 + 10N_3 - 9P = 0.$$

Применяя любой из известных методов решения системы таких уравнений, находим, что:

$$N_1 = \frac{3}{14}P, \quad N_2 = \frac{3}{7}P \quad \text{и} \quad N_3 = \frac{9}{14}P.$$



**3. Учет неточности изготовления элементов стержневых систем,  
а так же температурных воздействий  
при решении статически неопределимых задач**

**Задача 7.** На рис. 9а представлен стержень АВ, который изготовлен с отклонением от проектной длины и поэтому закреплен до приложения внешних сил с зазором  $\Delta$ . Жесткость стержня  $EF$ . Определить реакции в опорах.

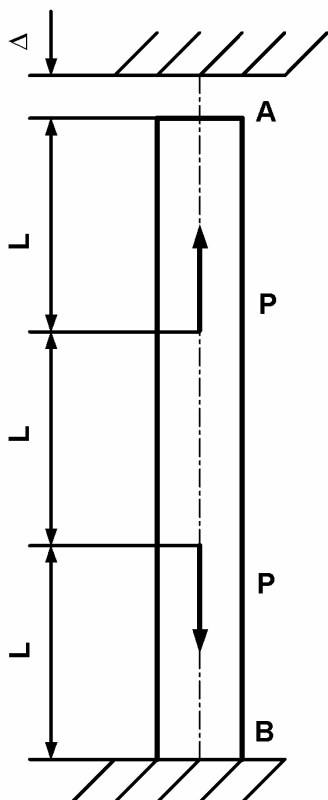
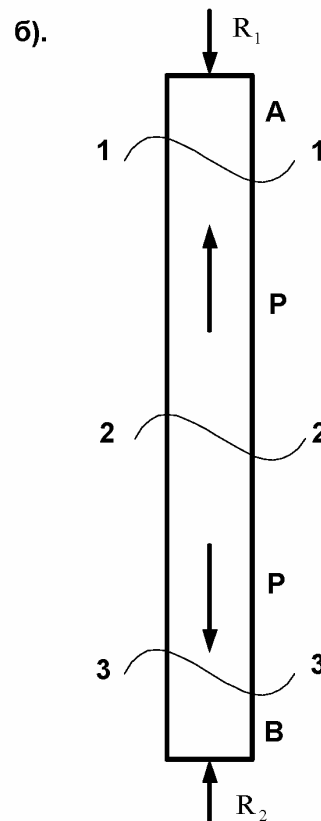


Рис. 9.



**Решение:** Если после приложения внешних сил к стержню АВ зазор перекроется, вследствие удлинения стержня, то наряду с реакцией  $R_2$  будет действовать реакция  $R_1$ . План сил представлен на рис. 9б. Из условия равновесия стержня АВ следует, что:

$$R_1 = R_2,$$

$$N_1 = -R_1, N_2 = -R_1 + P, N_3 = -R_1 + P - P = -R_1.$$

Тогда потенциальная энергия деформации:

$$U = \frac{L}{2EF} \left[ (-R_1)^2 + (-R_1 + P)^2 + (-R_1)^2 \right]. \quad (27)$$

По теореме Кастилиано имеем:

$$\frac{\partial U}{\partial R_1} = \frac{L}{2EF} (2R_1 + 2R_1 - 2P + 2R_1) = -\Delta. \quad (28)$$

Откуда:

$$R_1 = R_2 = \frac{P}{3} - \frac{\Delta EF}{3L}.$$

В уравнении (28) в правой части поставлен знак минус, так как направление перемещения торца стержня АВ до закрытия зазора противоположно направлению реакции  $R_1$ .

**Задача 8.** Жесткая невесомая балка ОВ (рис. 10а) закреплена шарнирно в точке О и должна быть соединена с основанием стержня АВ (стержень 2) и ДС (стержень 1). При этом стержень 1 оказался короче проектной длины на величину  $\Delta$ . Жесткость каждого стержня  $EF$ . Определить усилия в стержнях 1 и 2 после сборки конструкции.

**Решение:** При сборке конструкции в стержнях 1 и 2 возникнут растягивающие усилия. План сил изображен на рис. 10б. Записывая уравнение моментов относительно точки О, получаем

$$-N_1 a \cos \beta + N_2 2a \cos \alpha = 0,$$

откуда

$$N_2 = \frac{N_1 \cos \beta}{2 \cos \alpha}. \quad (29)$$

Потенциальная энергия упругой деформации стержней 1 и 2 равна:

$$U = \frac{L}{2EF} (N_1^2 + N_2^2) = \frac{L}{2EF} \left( N_1^2 + \frac{N_1^2 \cdot \cos^2 \beta}{4 \cos^2 \alpha} \right).$$

Применяя теорему Кастилиано для внутренних усилий, получаем

$$\frac{\partial U}{\partial N_1} = \Delta, \quad \frac{\partial U}{\partial N_1} = \frac{L}{2EF} \left( 2N_1 + \frac{N_1 \cdot \cos^2 \beta}{2 \cos^2 \alpha} \right) = \Delta. \quad (30)$$

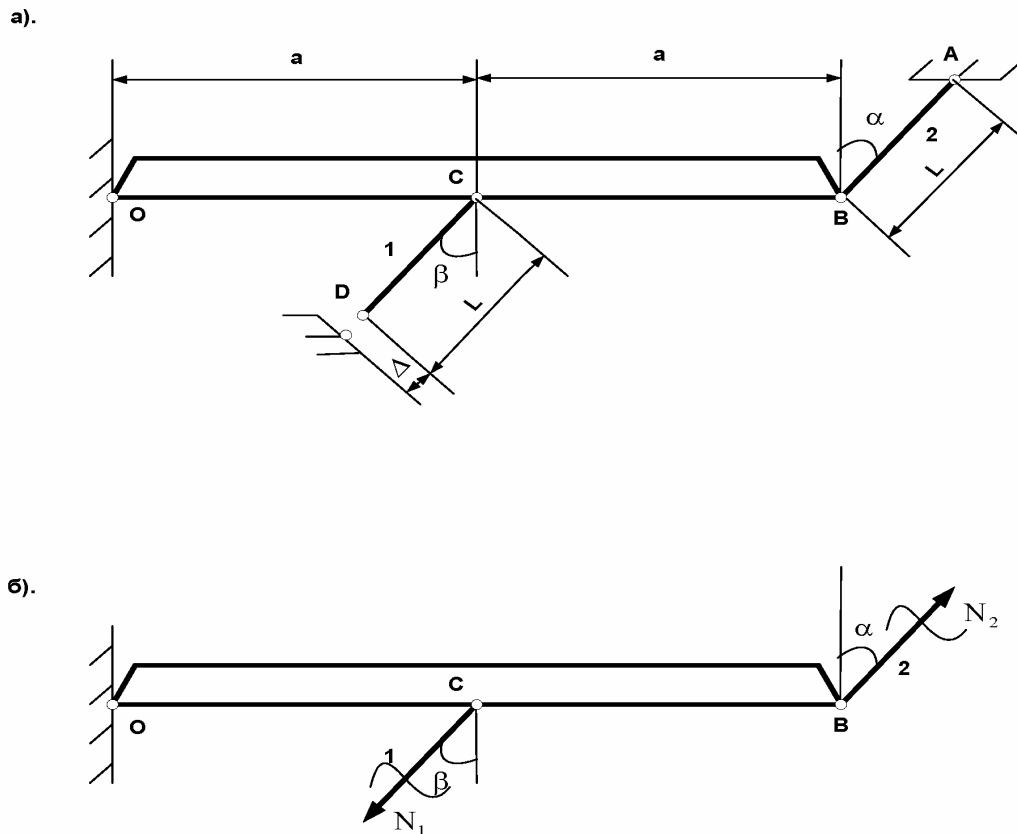


Рис. 10.

Откуда следует, что

$$N_1 = \frac{4\Delta EFC \cos^2 \alpha}{L(4\cos^2 \alpha + \cos^2 \beta)}.$$

Затем из выражения (29) определяем

$$N_2 = \frac{2\Delta EFC \cos \alpha \cos \beta}{L(4\cos^2 \alpha + \cos^2 \beta)}.$$

В уравнении (30) в правой части поставлен знак плюс, так как направление перемещения точки Д при сборке конструкции и направление  $N_1$  совпадает.

Данный пример достаточно красноречиво говорит о преимуществе применения теоремы Кастилиано при решении задач данного класса.

Аналогичная методика применима при нахождении внутренних силовых факторов в статически неопределимых стержневых системах, обусловленных изменением температуры стержней. Отличие в формальном плане состоит лишь в том, что  $\Delta$  заменяется на  $\Delta L_t$ , а остальные выкладки остаются одинаковыми, где  $\Delta L_t$  – температурное удлинение стержня.

#### 4. Применение теоремы Кастилиано при решении задач на кручение и изгиб

**Задача 9.** На рис. 11а представлен стержень АВ. Жестко защемленный обоими концами и нагруженный внешними моментами М и 2М. Стержень работает на кручение, жесткость его равна  $GJ_p$ . Определить реактивные моменты в защемлениях А и В.

**Решение:** При такой нагрузке в защемлениях возникают реактивные моменты  $M_A$  и  $M_B$  в плоскостях, перпендикулярных к оси Z стержня. План сил представлен на рис. 11б.

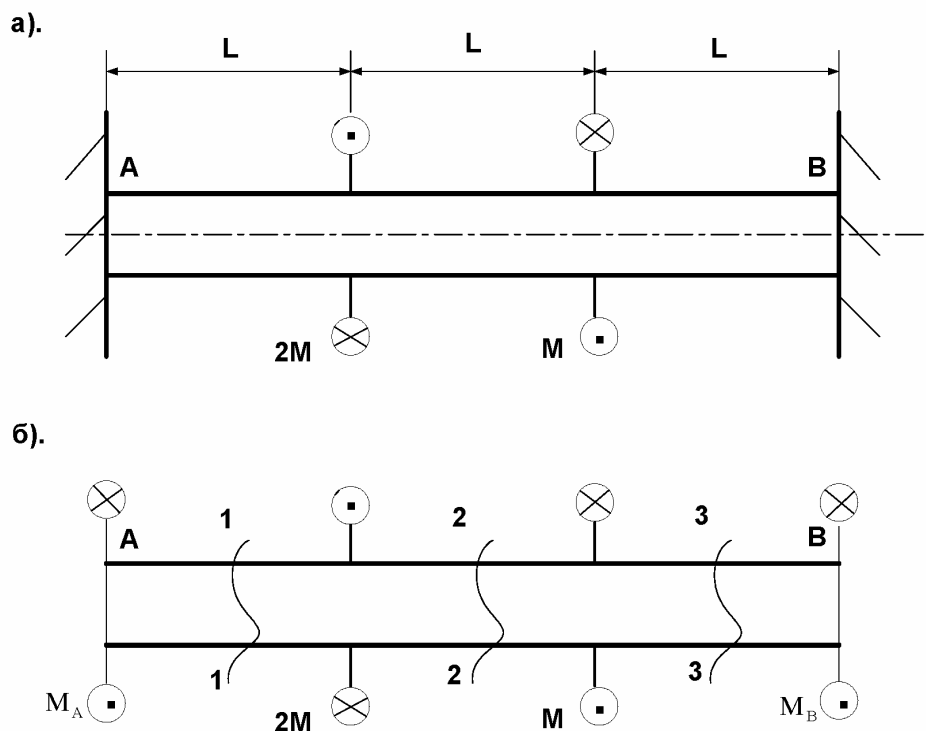


Рис. 11.

Уравнение равновесия стержня имеем вид:

$$\sum M_z = 0: M_A - 2M + M + M_B = 0,$$

или

$$M_A - M + M_B = 0. \quad (31)$$

Крутящие моменты в сечениях 1-1, 2-2 и 3-3 соответственно равны

$$M_{K1} = M_A, M_{K2} = M_A - 2M, M_{K3} = M_A - M.$$

Потенциальная энергия упругой деформации стержня:

$$U = \frac{M_A^2 L}{2GJ_p} + \frac{(M_A - 2M)^2 L}{2GJ_p} + \frac{(M_A - M)^2 L}{2GJ_p}.$$

Согласно теореме Кастилиано для внутренних силовых факторов получим:

$$\frac{\partial U}{\partial M_A} = \frac{M_A L}{GJ_p} + \frac{(M_A - 2M)L}{GJ_p} + \frac{(M_A - M)L}{GJ_p} = 0,$$

откуда

$$M_A = M.$$

Из (31) получаем, что  $M_B = 0$ .

**Задача 10.** Для балки АВ, нагруженной моментом М (рис. 12) определить реакции в опорах. Жесткость балки EJ.

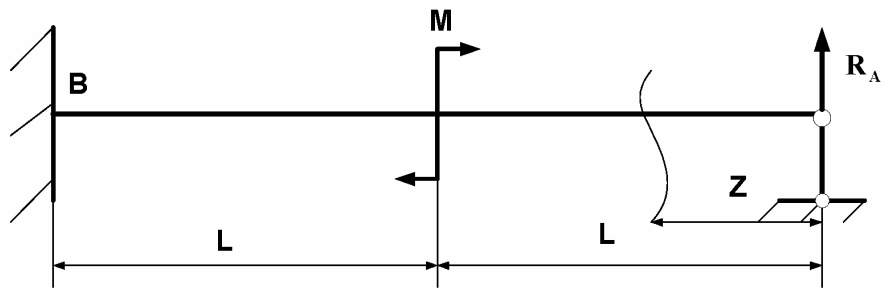


Рис. 12.

**Решение:** Изгибающие моменты для первого ( $0 \leq Z \leq L$ ) и второго ( $L \leq Z \leq 2L$ ) участков равны

$$M_1 = R_A Z \text{ и } M_2 = R_A Z - M.$$

Потенциальная энергия упругой деформации балки может быть найдена по третьему интегралу выражения (17).

$$U = \frac{L}{2EJ} \int_0^L R_A^2 Z^2 dz + \frac{L}{2EJ} \int_L^{2L} (R_A Z - M)^2 dz.$$

Пользуясь теоремой Кастилиано, получаем:

$$\frac{\partial U}{\partial R_A} = \frac{L}{EJ} \int_0^L R_A Z^2 dz + \frac{L}{EJ} \int_L^{2L} (R_A Z - M) Z dz = 0.$$

Откуда находим

$$R_A = \frac{9M}{16L}.$$

Записав уравнение равновесия балки АВ, можно определить и реакции в опоре В.

Предложенная методика применима и в случае сложного сопротивления. Рассмотрим конкретный пример.

**Задача 11.** На рис. 13 изображена рама ABC, изготовленная из круглого стержня постоянного поперечного сечения с осевым моментом инерции  $J$  и нагруженная силой  $P$ , перпендикулярной плоскости рамы. Определить реакцию  $R_C$ .

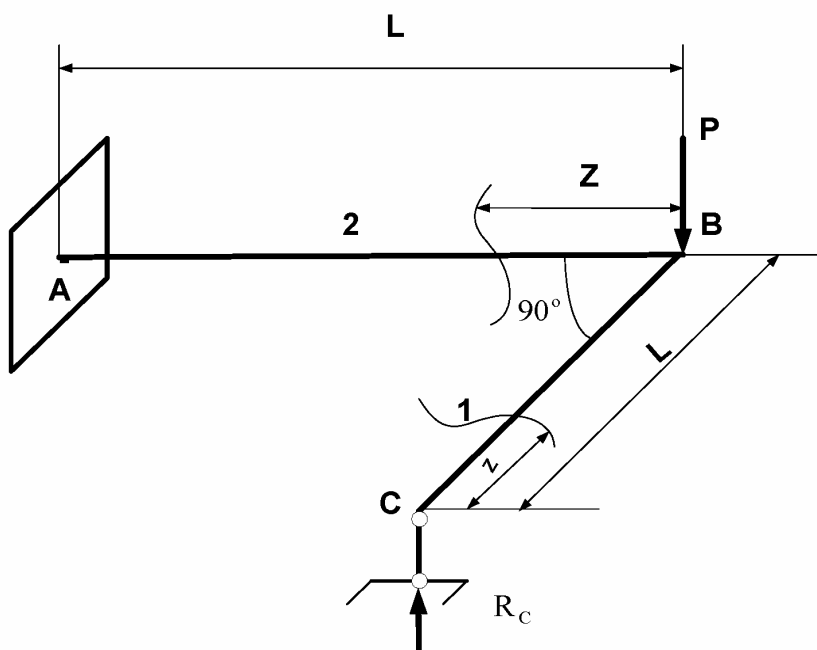


Рис. 13.

**Решение:** Рама имеет два участка, участок СВ (первый участок,  $0 \leq Z \leq L$ ) и участок ВА (второй участок,  $0 \leq Z \leq L$ ). При определении потенциальной энергии поперечной силой  $Q$  пренебрегаем. Изгибающие и крутящие моменты на участках соответственно равны:

$$M_1 = R_C Z, \quad M_2 = (R_C - P)Z$$

и

$$M_{K1} = 0, \quad M_{K2} = R_C L.$$

Потенциальная энергия рамы согласно выражения (17) равна:

$$U = \int_0^L \frac{R_C^2 Z^2}{2EJ} dz + \int_0^L \frac{(R_C - P)^2 Z^2}{2EJ} dz + \int_0^L \frac{R_C^2 Z^2}{2GJ_p} dz.$$

Далее, применяя теорему Кастилиано для реакции  $R_C$ , находим:

$$\frac{\partial U}{\partial R_C} = \frac{R_C L^3}{3EJ} + \frac{(R_C - P)L^3}{3EJ} + \frac{R_C L^3}{GJ_p} = 0,$$

откуда, учитывая, что  $J_p = 2J$  получаем:

$$R_C = \frac{PGJ_p}{(2GJ_p + 3EJ)} = \frac{2PJ}{(4G + 3E)}.$$

И учитывая, что для упругой изотропной среды модуль Юнга равен:

$$E = 2(1 + \nu)G,$$

будем иметь:

$$R_C = \frac{P}{(5 + 3\nu)},$$

где  $\nu$  – коэффициент Пуассона.

Монтажный фактор необходимо учитывать и при установке балок.

**Задача 12.** Рассмотрим балку АВ, закрепленную в опорах, таким образом, что упругая линия балки в неподвижной опоре А составляет угол  $\varphi_0$  с горизонталью (рис. 14). Жесткость балки  $EJ$ . Определить реакции в опорах.

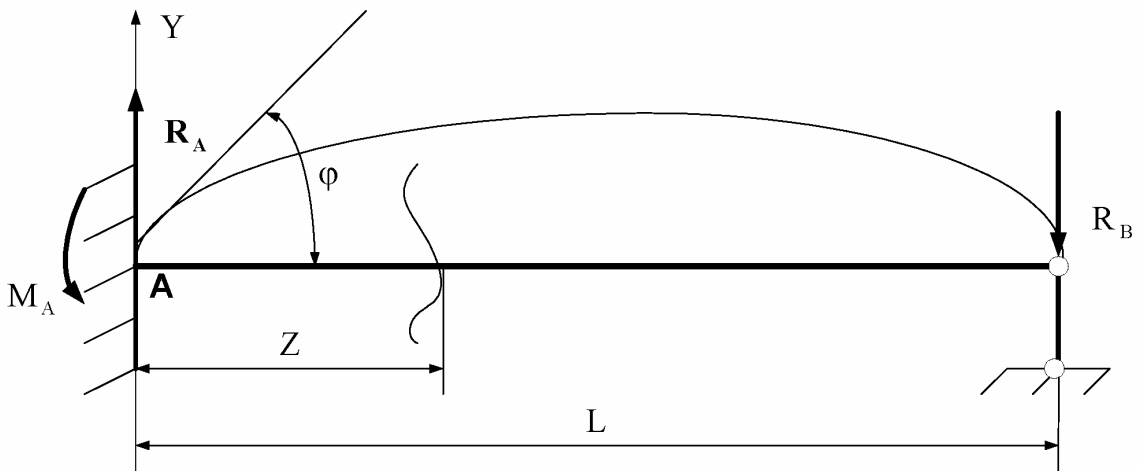


Рис. 14.

**Решение:** Из условия равновесия имеем:

$$\sum Y = 0, R_A - R_B = 0, \text{ откуда } R_A = R_B;$$

(32)

$$\sum M_B = 0, M_A - R_A L = 0, \text{ откуда } R_A = \frac{M_A}{L}.$$

Изгибающий момент в произвольном сечении запишется:

$$M = -M_A + R_A Z = -M_A + \frac{M_A Z}{L}.$$

Потенциальная энергия упругой деформации балки равна:

$$U = \int_0^L \left( \frac{M_A}{L} Z - M_A \right)^2 \frac{1}{2EJ} dz.$$

Применяя теорему Кастилиано для левой опоры, получаем:

$$\frac{\partial U}{\partial M_A} = \frac{1}{EJ} \int_0^L M_A \left( \frac{Z}{L} - 1 \right)^2 dz = \frac{M_A L}{3EJ} = \varphi_0,$$

откуда

$$M_A = \frac{3EJ\varphi_0}{L}.$$

А также согласно выражению (32) имеем:

$$R_A = R_B = \frac{M_A}{L} = \frac{3EJ\varphi_0}{L^2}.$$

**Задача 13.** На рис. 15 изображена балка OAB жесткостью EJ. У которой при сборке обнаружилось несоответствие положения шарниров A и A', а также B и B' на величины  $\Delta A$  и  $\Delta B$  соответственно. Сборка была произведена перпендикулярным соединением шарниров A и A', а также B и B'. определить реакции в опорах A и B.

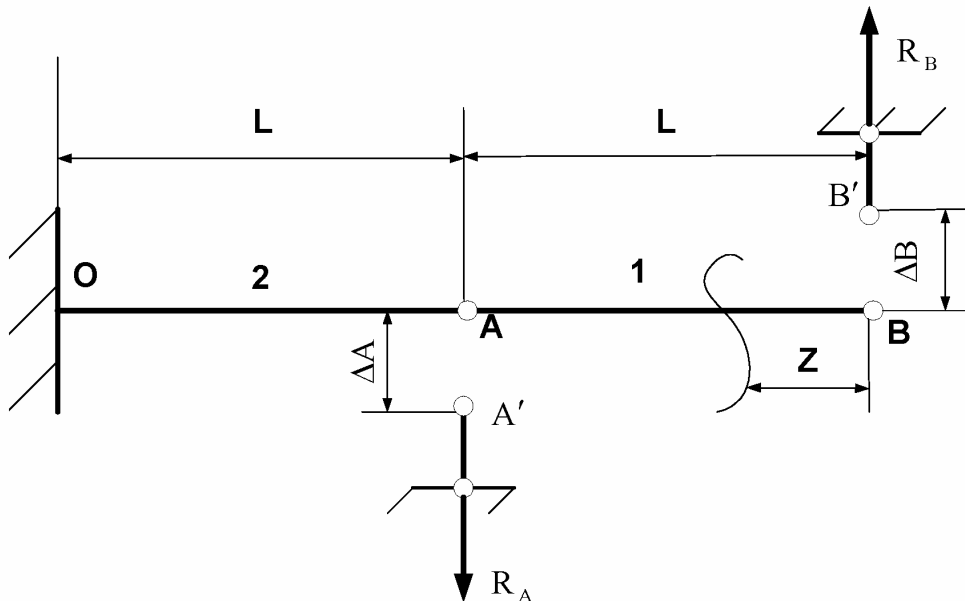


Рис. 15.



**Решение:** Изгибающие моменты на первом ( $0 \leq Z \leq L$ ) и втором ( $L \leq Z \leq 2L$ ) участках равны:

$$M_1 = R_B Z, \quad M_2 = R_B Z - R_A (Z - L).$$

Потенциальная энергия балки равна

$$U = \int_0^L \frac{R_B^2 Z^2}{2EJ} dz + \int_L^{2L} \frac{[R_B Z - R_A (Z - L)]^2}{2EJ} dz.$$

Применяя для опорных реакций теорему Кастилиано, получаем:

$$\Delta_B = \frac{\partial U}{\partial R_B} = \frac{1}{EJ} \left[ \int_0^L R_B Z^2 dz + \int_L^{2L} 2[R_B Z - R_A (Z - L)] Z dz \right], \quad (33)$$

$$\Delta_A = \frac{\partial U}{\partial R_A} = \frac{1}{EJ} \int_L^{2L} [R_B Z - R_A (Z - L)] (L - Z) dz.$$

Интегрируя выражения (33) получаем:

$$\Delta_B = \frac{L^3}{EJ} \left( \frac{8}{3} R_B - \frac{5}{6} R_A \right), \quad (34)$$

$$\Delta_A = \frac{L^3}{EJ} \left( \frac{1}{3} R_A - \frac{5}{6} R_B \right).$$

Решая систему уравнений (34) находим:

$$R_B = \frac{EJ(12\Delta_B + 30\Delta_A)}{7L^3} \quad \text{и} \quad R_A = \frac{EJ}{7L^3} (96\Delta_A + 30\Delta_B).$$

Рассмотрение выше примеры, свидетельствуют о том, что предложенная методика может быть эффективно использована при решении разнообразных статически неопределимых задач.