

Н. М. РИЗ

ДЕФОРМАЦИИ ЕСТЕСТВЕННО-ЗАКРУЧЕННЫХ СТЕРЖНЕЙ

(Представлено академиком И. М. Виноградовым 19 III 1939)

В этой части нашей работы* мы рассматриваем кручение естественно-закрученного стержня силами, распределенными по торцевому сечению и статически эквивалентными крутящей паре с моментом M_0 .

Напоминаем, что в ненапряженном состоянии сечения стержня повернуты друг относительно друга на угол $\alpha(z)$. Мы ограничиваемся случаем $\alpha(z) = \theta z$ и требуем удовлетворения уравнений теории упругости с точностью до θ^2 .

Напоминаем, что наряду с основной системой координат x, y, z , начало которой помещено в центре тяжести одного из сечений, мы пользуемся поворачивающимися вместе с сечениями координатными осями ξ, η, ζ . Последние координаты связаны с основными следующими соотношениями:

$$\left. \begin{aligned} \xi &= x \cos \alpha - y \sin \alpha \\ \eta &= x \sin \alpha + y \cos \alpha \\ \zeta &= z \end{aligned} \right\} \quad (1)$$

Уравнение боковой поверхности стержня в этих координатах — $f(\xi, \eta) = 0$.

Зададимся следующими выражениями для перемещений:

$$\left. \begin{aligned} u &= -\tau y z + \tau \theta u^{(1)}(\xi, \eta, \zeta) \\ v &= \tau x z + \tau \theta v^{(1)}(\xi, \eta, \zeta) \\ w &= \tau \varphi(\xi, \eta) + \tau \theta w^{(1)}(\xi, \eta, \zeta) \end{aligned} \right\} \quad (2)$$

Здесь φ — функция кручения для контура $f(\xi, \eta) = 0$; $\tau = \frac{M_0}{\mu T}$. T — геометрическая жесткость кручения соответствующего призматического стержня.

Тогда для напряжений мы получим:

$$\left. \begin{aligned} \sigma_{xx} &= \lambda \tau \theta H + \tau \theta \sigma_{xx}^{(1)}; & \sigma_{yy} &= \lambda \tau \theta H + \tau \theta \sigma_{yy}^{(1)} \\ \sigma_{zz} &= (\lambda + 2\mu) \tau \theta H + \tau \theta \sigma_{zz}^{(1)}; & \sigma_{xy} &= \tau \theta \sigma_{xy}^{(1)} \\ \sigma_{xz} &= \mu \tau (\varphi'_\xi - y) + \mu \tau \theta z \varphi'_\eta + \tau \theta \sigma_{xz}^{(1)}; & \sigma_{yz} &= \mu \tau (\varphi'_\eta + x) - \mu \tau \theta z \varphi'_\xi + \tau \theta \sigma_{yz}^{(1)} \\ & & H &= \xi \varphi'_\eta - \eta \varphi'_\xi \end{aligned} \right\} \quad (3)$$

* См. 1-ю часть — ДАН, XXII, № 9 (1939).

Для неизвестных добавочных напряжений получим следующие уравнения равновесия:

$$L_1^{(1)} + (\lambda + \mu) \frac{\partial H}{\partial \xi} = 0; \quad L_2^{(1)} + (\lambda + \mu) \frac{\partial H}{\partial \eta} = 0; \quad L_3^{(1)} = 0, \quad (4)$$

Здесь

$$L_1^{(1)} = \frac{\partial \sigma_{xx}^{(1)}}{\partial \xi} + \frac{\partial \sigma_{xy}^{(1)}}{\partial \eta} + \frac{\partial \sigma_{xz}^{(1)}}{\partial \zeta}.$$

Условия, выражающие отсутствие напряжений на боковой поверхности:

$$\left. \begin{aligned} \sigma_{xx}^{(1)} f'_\xi + \sigma_{xy}^{(1)} f'_\eta + \lambda H f'_\xi + \mu (\varphi'_\xi - \eta) (\xi f'_\eta - \eta f'_\xi) &= 0 \\ \sigma_{xy}^{(1)} f'_\xi + \sigma_{yy}^{(1)} f'_\eta + \lambda H f'_\eta + \mu (\varphi'_\eta + \xi) (\xi f'_\eta - \eta f'_\xi) &= 0 \\ \sigma_{xz}^{(1)} f'_\xi + \sigma_{yz}^{(1)} f'_\eta &= 0 \end{aligned} \right\} \quad (5)$$

Эти уравнения представляют формально некоторую задачу об упругом равновесии под действием объемных и поверхностных сил.

Соответствующие условия совместности имеют вид:

$$\begin{aligned} \nabla^2 \sigma_{xx}^{(1)} + \frac{\partial^2 \sum^{(1)}}{\partial \xi^2} \frac{1}{1+\nu} &= -2 (\lambda + \mu) \frac{\partial^2 H}{\partial \xi^2 \partial \xi}; \quad \nabla^2 \sigma_{xy}^{(1)} + \frac{\partial^2 \sum^{(1)}}{\partial \xi \partial \eta} \frac{1}{1+\nu} = \\ &= -2 (\lambda + \mu) \frac{\partial^2 H}{\partial \xi \partial \eta}; \\ \nabla^2 \sigma_{yy}^{(1)} + \frac{\partial^2 \sum^{(1)}}{\partial \eta^2} \frac{1}{1+\nu} &= -2 (\lambda + \mu) \frac{\partial^2 H}{\partial \eta^2}; \quad \nabla^2 \sigma_{xz}^{(1)} + \frac{\partial^2 \sum^{(1)}}{\partial \xi \partial \zeta} \frac{1}{1+\nu} = 0; \\ \nabla^2 \sigma_{zz}^{(1)} + \frac{\partial^2 \sum^{(1)}}{\partial \zeta^2} \frac{1}{1+\nu} &= 0; \quad \nabla^2 \sigma_{yz}^{(1)} + \frac{\partial^2 \sum^{(1)}}{\partial \eta \partial \zeta} \frac{1}{1+\nu} = 0, \end{aligned}$$

где
$$\sum^{(1)} = \sigma_{xx}^{(1)} + \sigma_{yy}^{(1)} + \sigma_{zz}^{(1)}. \quad (6)$$

Все условия удовлетворяются при следующем выборе дополнительных напряжений:

$$\left. \begin{aligned} \sigma_{xz}^{(1)} &= 0; \quad \sigma_{yz}^{(1)} = 0 \\ \sigma_{xx}^{(1)} &= -(\lambda + \mu) H + \frac{\partial^2 F}{\partial \eta^2} \\ \sigma_{yy}^{(1)} &= -(\lambda + \mu) + \frac{\partial^2 F}{\partial \xi^2} \\ \sigma_{xy}^{(1)} &= -\frac{\partial^2 F}{\partial \xi \partial \eta} \end{aligned} \right\} \quad (7)$$

$$\sigma_{zz}^{(1)} = \nu \nabla^2 F - 2 (\lambda + \mu) H + A\xi + B\eta + C,$$

где F — функция, удовлетворяющая уравнению

$$\nabla^4 F = 0 \quad (8)$$

и контурным условиям:

$$\left. \begin{aligned} \frac{\partial^2 F}{\partial \eta^2} f'_\xi - \frac{\partial^2 F}{\partial \xi \partial \eta} f'_\eta &= \mu H f'_\xi - \mu (\varphi'_\xi - \eta) (\xi f'_\eta - \eta f'_\xi) \\ - \frac{\partial^2 F}{\partial \xi \partial \eta} f'_\xi + \frac{\partial^2 F}{\partial \eta^2} f'_\eta &= \mu H f'_\eta - \mu (\varphi'_\eta + \xi) (\xi f'_\eta - \eta f'_\xi) \end{aligned} \right\} \quad (9)$$

Приводим выражения для полной системы напряжений:

$$\left. \begin{aligned} \sigma_{xz} &= \mu\tau(\varphi'_\xi - \eta) + \mu\tau\theta z(\varphi'_\eta + \xi) \\ \sigma_{yz} &= \mu\tau(\varphi'_\eta + \xi) - \mu\tau\theta z(\varphi'_\xi - \eta) \\ \sigma_{xx} &= -\mu\tau\theta \left\{ H + \frac{1}{\mu} \frac{\partial^2 F}{\partial \eta^2} \right\} \\ \sigma_{yy} &= -\mu\tau\theta \left\{ H + \frac{1}{\mu} \frac{\partial^2 F}{\partial \xi^2} \right\} \\ \sigma_{xy} &= -\tau\theta \frac{\partial^2 F}{\partial \xi \partial \eta} \\ \sigma_{zz} &= \tau\theta \{ \nu \nabla^2 F + A\xi + B\eta + C \} \end{aligned} \right\} \quad (10)$$

Константы A , B и C определяются из интегральных соотношений на торцевой поверхности, выражающих статическую эквивалентность напряжений крутящей паре:

$$\iint \sigma_{zz} d\xi d\eta = \iint \xi \sigma_{zz} d\xi d\eta = \iint \eta \sigma_{zz} d\xi d\eta = 0 \quad (11)$$

Заметим также, что выполняются требования

$$\iint \sigma_{xz} d\xi d\eta = \iint \sigma_{yz} d\xi d\eta = 0; \quad \iint (x\sigma_{yz} - y\sigma_{xz}) d\xi d\eta = M_0 \quad (12)$$

и получается обычное выражение для геометрической жесткости на кручение

$$T = \iint (\xi^2 + \eta^2 + \xi\varphi'_\eta - \eta\varphi'_\xi) d\xi d\eta. \quad (13)$$

(В теории тонких стержней Кирхгофа последний результат прямо постулируется.)

Для перемещений легко получается следующий результат:

$$\left. \begin{aligned} u &= -\tau y z + \tau\theta u(\xi, \eta) \\ v &= \tau x z + \tau\theta v(\xi, \eta) \\ w &= \tau\varphi(\xi, \eta) + \tau\theta z(\rho x + \gamma y + \alpha) \end{aligned} \right\} \quad (14)$$

Константа α определяется через постоянную C следующим образом:

$$\alpha = \frac{C}{2(\lambda + \mu)}, \quad \beta = \frac{A}{2(\lambda + \mu)}, \quad \gamma = \frac{B}{2(\lambda + \mu)}. \quad (15)$$

Эти равенства показывают, что перемещения слагаются: 1) из обычного кручения; 2) некоторой дополнительной «плоской» деформации, определяемой функциями u и v ; 3) осевого растяжения или сжатия, характеризуемого константой α , причем сжатие имеет место в том случае, когда упругое кручение направлено в ту же сторону, что и естественная закрученность; 4) некоторого дополнительного искажения поперечных сечений, зависящего от z .

Заметим, что для того, чтобы осуществить изученную здесь деформацию, следует определенным образом распределить по торцевому сечению внешние силы; мы полагаем однако согласно принципу Сен-Венана, что в случае иного распределения сил отклонения от найденной деформации будут иметь характер местных возмущений.

Интересно отметить также известное сходство между деформацией кручения естественно-закрученного стержня и так называемой большой деформацией кручения, т. е. деформацией, при которой нельзя уже пользоваться линейными соотношениями теории упругости.

При такого рода деформациях, изученных автором настоящей работы для круглого цилиндра ⁽²⁾ и Д. Ю. Пановым ⁽³⁾ для цилиндра эллиптического, закручивание также сопровождается осевым сжатием и некоторыми добавочными деформациями, по характеру схожими с добавочными деформациями, возникающими при кручении естественно-закрученного стержня.

В этой связи интересно отметить, что энергия деформации с точностью до θ^2 определяется в нашем случае величиной:

$$A = \frac{1}{2} \rho T \tau^2 + \tau \int \int \sigma_{zz} \varphi(\xi, \eta) d\xi d\eta.$$

Легко показать, что для контуров, обладающих центром симметрии, последний интеграл равен нулю, если ось закручивания проходит через центр симметрии, в противном случае этот интеграл может быть отличен от нуля, и величина его зависит, вообще говоря, от выбора той оси, вокруг которой происходит как естественное, так и упругое закручивание.

В данном исследовании, как уже указывалось, эта ось принималась проходящей через центры тяжести поперечных сечений.

Поступило
21 III 1939.

ЦИТИРОВАННАЯ ЛИТЕРАТУРА

- ¹ П. М. Риз, ДАН, XXII, № 9 (1939). ² П. М. Риз, ДАН, XX, № 3—4 (1938). ³ Д. Ю. Панов, ДАН, XXII, № 4 (1939).