

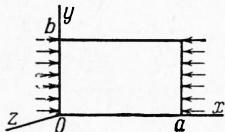
К УСТОЙЧИВОСТИ РАВНОВЕСИЯ ПЛАСТИН ПО ТЕОРИИ  
ПЛАСТИЧЕСКОГО ТЕЧЕНИЯ

Г. В. Иванов

(Новосибирск)

Рассматривается устойчивость равновесия сжатой в одном направлении пластины (фиг. 1), края которой либо опорты, либо два края опорты, а два других свободны. Критические напряжения определяются по критерию [1], с тем ограничением, что при переходе из основного состояния в соседнее не допускаются возмущения, вызывающие разгрузку. Материал предполагается несжимаемым. Критические напряжения, найденные по теории пластического течения, несколько меньше, но весьма близки к критическим и по критерию [1], и по критерию Шенли напряжениям, найденным по теории малых упруго-пластических деформаций<sup>1</sup>.

1. В рассматриваемой задаче в основном состоянии осуществляется одноосное напряженное состояние



Фиг. 1

$$\begin{aligned} \sigma_x &= -\sigma_0, & \sigma_0 &> 0 \\ \sigma_y &= \sigma_z = \tau_{xy} = \tau_{xz} = \tau_{yz} = 0 \end{aligned} \quad (1.1)$$

Подставляя (1.1) в уравнения пластического течения несжимаемого материала [2], найдем, что напряжение и деформации в основном состоянии связаны уравнениями

$$d\epsilon_x = -\frac{1}{E'} d\sigma_0, \quad d\epsilon_y = d\epsilon_z = -\frac{1}{2} d\epsilon_x \quad (1.2)$$

где  $E'$  — касательный модуль. При сколь угодно малых отклонениях от основного состояния

$$\begin{aligned} \sigma_x &= -\sigma_0 + \sigma_x^*, & \sigma_y &= \sigma_y^*, & \tau_{xy} &= \tau_{xy}^*, & \sigma_z &= \tau_{xz} = \tau_{yz} = 0 \\ T &= T_0 + \frac{1}{\sqrt{3}} (-\sigma_x^* + 1/2 \sigma_y^*), & T_0 &= \frac{1}{\sqrt{3}} \sigma_0 \end{aligned} \quad (1.3)$$

<sup>1</sup> Отметим, что в статье [1] на стр. 51 при рассмотрении случая

$$T + \frac{\sigma^*(T)}{\sqrt{3}} \operatorname{sign} \sigma < T' + \frac{\sigma^*(T')}{\sqrt{3}} \operatorname{sign} \sigma'$$

допущена ошибка. В этом случае должно быть

$$\sigma^*(T) = E'(T') \epsilon^*(T) + E[\epsilon^*(T) - \epsilon^*(T')] + E(\epsilon - \epsilon') - (\sigma - \sigma')$$

Полагаем

$$\sigma \geq \sigma' > 0, \quad \sigma = \sigma' + E'(T') (\epsilon - \epsilon')$$

Тогда  $\sigma^*(T) < \sigma^*(T') - (\sigma - \sigma')$  и, следовательно,

$$\epsilon^*(T) - \epsilon^*(T') + \epsilon - \epsilon' < 0, \quad \sigma^*(T) < E'(T') \epsilon^*(T)$$

т. е.

$$\epsilon^*(T) > E'(T') \quad \text{при } \epsilon^*(T) < 0, \quad \epsilon^*(T) \leq \epsilon^*(T')$$

Случай же  $\epsilon^*(T) > 0, \epsilon^*(T) \geq \epsilon^*(T')$  невозможен, так как  $\epsilon \geq \epsilon'$ . Кроме того, в статье на стр. 51 в случае

$$T'' + \frac{\sigma^*(T'')}{\sqrt{3}} \operatorname{sign} \sigma'' = T' + \frac{\sigma^*(T')}{\sqrt{3}} \operatorname{sign} \sigma'$$

не отмечено, что принимается  $E'(T') = E'(T'')$ .

величины с косым крестом сколь угодно малы. Ограничимся рассмотрением только таких сколь угодно малых отклонений от основного состояния, в процессе возникновения которых не происходит разгрузки, т. е. выполнены неравенства

$$\sigma_0 - \sigma_x^{\times} + \frac{1}{2}\sigma_y^{\times} \geq \sigma_s, \quad d(\sigma_0 - \sigma_x^{\times} + \frac{1}{2}\sigma_y^{\times}) > 0$$

где  $\sigma_s$  — предел текучести при простом растяжении. Подставляя (1.3) в уравнения пластического течения несжимаемого материала [2], ограничиваясь сохранением в них сколь угодно малых величин только первого порядка и учитывая (1.2), найдем, что

$$\begin{aligned} d\epsilon_x^{\times} &= d\frac{\sigma_x^{\times} - \frac{1}{2}\sigma_y^{\times}}{E'}, \quad d\sigma_y^{\times} + 2GF(T_0)dT_0\sigma_y^{\times} = 2G(d\epsilon_x^{\times} + 2d\epsilon_y^{\times}) \\ d\tau_{xy}^{\times} + 2GF(T_0)dT_0\tau_{xy}^{\times} &= Gd\gamma_{xy}^{\times} \quad \left( F(T_0) = \frac{3}{2T_0} \left( \frac{1}{E'} - \frac{1}{E} \right) \right) \end{aligned} \quad (1.4)$$

Здесь  $G$  — модуль сдвига. Согласно гипотезам Кирхгофа

$$\begin{aligned} \epsilon_x^{\times} &= e_1 - z\kappa_1, \quad \epsilon_y^{\times} = e_2 - z\kappa_2, \quad \gamma_{xy}^{\times} = 2(e_{12} - z\kappa_{12}) \\ \kappa_1 &= \frac{\partial^2 w}{\partial x^2}, \quad \kappa_2 = \frac{\partial^2 w}{\partial y^2}, \quad \kappa_{12} = \frac{\partial^2 w}{\partial x \partial y} \end{aligned} \quad (1.5)$$

Если кривизны и кручение срединной поверхности известны как функции параметра нагрузки, т. е. известны

$$\kappa_1(\xi), \quad \kappa_2(\xi), \quad \kappa_{12}(\xi), \quad \xi \in [\tau_s, T_0] \quad (1.6)$$

то из (1.4), (1.5) нетрудно найти моменты

$$M_x = \int \sigma_x^{\times} z dz, \quad M_y = \int \sigma_y^{\times} z dz, \quad M_{xy} = \int \tau_{xy}^{\times} z dz$$

(интегрирование проводится в пределах от  $-h/2$  до  $+h/2$ ), именно

$$M_x = \frac{1}{2}M_y - \frac{1}{12}E'h^3\kappa_1, \quad M_y = -D^{\times}(\kappa_1 + 2\kappa_2), \quad M_{xy} = -C^{\times}\kappa_{12} \quad (1.7)$$

Здесь  $D^{\times}$ ,  $C^{\times}$  — функционалы от функций (1.6)

$$\begin{aligned} D^{\times} &= \frac{1}{2} \frac{1/9 E h^3}{\kappa_1(T_0) + 2\kappa_2(T_0)} \left[ \kappa_1(\tau_s) + 2\kappa_2(\tau_s) + \right. \\ &\quad \left. + \int_{\tau_s}^{T_0} \left( \exp 2G \int_{\tau_s}^{\tau} F(T_0) dT_0 \right) \frac{d}{d\tau} (\kappa_1 + 2\kappa_2) d\tau \right] \exp \left( -2G \int_{\tau_s}^{T_0} F(T_0) dT_0 \right) \\ C^{\times} &= \frac{1}{2} \frac{1/9 E h^3}{\kappa_{12}(T_0)} \left[ \kappa_{12}(\tau_s) + \int_{\tau_s}^{T_0} \left( \exp 2G \int_{\tau_s}^{\tau} F(T_0) dT_0 \right) \frac{d\kappa_{12}}{d\tau} d\tau \right] \times \\ &\quad \times \exp \left( -2G \int_{\tau_s}^{T_0} F(T_0) dT_0 \right) \end{aligned}$$

Нетрудно доказать тем же способом, каким доказывается аналогичное утверждение в работе [1], что функционалы  $D^{\times}$ ,  $C^{\times}$  в классе кусочно непрерывных с кусочно непрерывными производными функций (1.6), удов-

удовлетворяющих при  $\xi \in [\tau_s, T_0]$  какому-либо из неравенств

$$\begin{aligned} \kappa_1(T_0) + 2\kappa_2(T_0) &> 0, & \kappa_1(T_0) + 2\kappa_2(T_0) &\geq \kappa_1(\xi) + 2\kappa_2(\xi) \\ \kappa_1(T_0) + 2\kappa_2(T_0) &< 0, & \kappa_1(T_0) + 2\kappa_2(T_0) &\leq \kappa_1(\xi) + 2\kappa_2(\xi) \\ \kappa_{12}(T_0) &> 0, & \kappa_{12}(T_0) &\geq \kappa_{12}(\xi); & \kappa_{12}(T_0) &< 0, & \kappa_{12}(T_0) &\leq \kappa_{12}(\xi) \end{aligned} \quad (1.8)$$

достигают минимума при

$$\kappa_1(\xi) + 2\kappa_2(\xi) = \text{const}, \quad \kappa_{12}(\xi) = \text{const}, \quad \xi \in [\tau_s, T_0]$$

т. е. имеют место неравенства

$$D^* \geq \frac{1}{2} D \exp \left( -2G \int_{\tau_s}^{T_0} F(T_0) dT_0 \right) = D^{**}, \quad C^* \geq D^{**} \quad \left( D = \frac{Eh^3}{9} \right)$$

Если  $\kappa_1$  и  $\kappa_2$  удовлетворяют какому-либо из неравенств

$$\begin{aligned} \kappa_1(T_0) &> 0, & \kappa_1(T_0) &\geq \kappa_1(\xi); & \kappa_1(T_0) &< 0, & \kappa_1(T_0) &\leq \kappa_1(\xi) \\ \kappa_2(T_0) &> 0, & \kappa_2(T_0) &\geq \kappa_2(\xi); & \kappa_2(T_0) &< 0, & \kappa_2(T_0) &\leq \kappa_2(\xi); & \xi \in [\tau_s, T_0] \end{aligned} \quad (1.10)$$

и  $\kappa_1(T_0)\kappa_2(T_0) > 0$ , то они заведомо удовлетворяют и какому-либо из неравенств (1.8).

2. Умножая уравнение равновесия пластины

$$\frac{\partial^2 M_x}{\partial x^2} + 2 \frac{\partial^2 M_{xy}}{\partial x \partial y} + \frac{\partial^2 M_y}{\partial y^2} - \sigma_0 h \frac{\partial^2 w}{\partial x^2} = 0$$

на  $w$  и интегрируя по частям, находим

$$\sigma_0 h = - \left[ \int_{\Omega} \left( \frac{\partial w}{\partial x} \right)^2 d\omega \right]^{-1} \int_{\Omega} \left( M_x \frac{\partial^2 w}{\partial x^2} + M_y \frac{\partial^2 w}{\partial y^2} + 2M_{xy} \frac{\partial^2 w}{\partial x \partial y} \right) d\omega \quad (2.1)$$

Получающиеся при этом контурные интегралы исчезают, если края пластины опорты, либо два края опорты, а два других свободны. Подставляя (1.7) в (2.1), получим

$$\sigma_0 h = \left[ \int_{\Omega} \left( \frac{\partial w}{\partial x} \right)^2 d\omega \right]^{-1} \int_{\Omega} \left[ \frac{1}{12} E' h^3 \kappa_1^2 + \frac{1}{2} D^* (\kappa_1 + 2\kappa_2)^2 + 2C^* \kappa_{12}^2 \right] d\omega$$

За критическое напряжение, обозначая его через  $\sigma_{0*}$ , принимаем

$$\sigma_{0*} h = \min \left[ \int_{\Omega} \left( \frac{\partial w}{\partial x} \right)^2 d\omega \right]^{-1} \int_{\Omega} \left[ \frac{1}{12} E' h^3 \kappa_1^2 + \frac{1}{2} D^* (\kappa_1 + 2\kappa_2)^2 + 2C^* \kappa_{12}^2 \right] d\omega$$

минимум ищется в классе функций  $w$ , удовлетворяющих соответствующим граничным условиям и неравенствам (1.8), (1.10). Ввиду неравенств (1.9), задача сводится к отысканию минимума функционала

$$\sigma_{0*} h = \min \left[ \int_{\Omega} \left( \frac{\partial w}{\partial x} \right)^2 d\omega \right]^{-1} \int_{\Omega} \left[ \frac{1}{12} E' h^3 \kappa_1^2 + \frac{1}{2} D^{**} (\kappa_1 + 2\kappa_2)^2 + 2D^{**} \kappa_{12}^2 \right] d\omega$$

в классе функций  $w$ , удовлетворяющих соответствующим граничным условиям.

3. Рассмотрим цилиндрическую форму потери устойчивости пластины. Полагаем, что в случае, когда края  $x = 0$ ,  $x = a$  опорты, а края  $y = 0$ ,  $y = b$  свободны, реализуется цилиндрическая форма потери устойчи-

вости,  $\kappa_2 = 0$ . В этом случае

$$\sigma_{0*} h = \frac{1}{2} \left( \frac{E' h^3}{6} + D^{\times \times} \right) \min \left[ \int_{\Omega} \left( \frac{\partial w}{\partial x} \right)^2 d\omega \right]^{-1} \int_{\Omega} \left( \frac{\partial^2 w}{\partial x^2} \right)^2 d\omega$$

минимум ищется в классе функций  $w$ , удовлетворяющих условию  $w = 0$  при  $x = 0$ ,  $x = a$ . Очевидно

$$\frac{\sigma_{0*}}{\sigma_s} = \frac{1}{4} \left[ 3g + \exp \left( - 2G \int_{\tau_s} F(T_0) dT_0 \right) \right] \quad \left( \tau_* = \frac{\sigma_{0*}}{\sqrt{3}}, g = \frac{E'}{E}, \sigma_s = \frac{\pi^2 D}{a^2 h} \right)$$

Здесь  $\sigma_s$  — критическое напряжение при упругих деформациях. При линейном упрочнении ( $E' = \text{const}$ )

$$\sigma_{0*} = \frac{1}{4} \left[ 3g + \left( \frac{\sigma_{0*}}{\sigma_s} \right)^{\frac{g-1}{g}} \right] \quad (3.1)$$

При решении этой задачи в постановке Шенли по теории пластического течения критическое напряжение, (обозначим его через  $\sigma_{0*}^*$ ), равно [2]

$$\sigma_{0*}^* / \sigma_s = 1/4 (1 + 3g) \quad (3.2)$$

(в формуле, указанной в работе [2], имеется опечатка: в числителе и знаменателе следует опустить  $\sqrt{3}$ ).

При решении по теории малых упруго-пластических деформаций критическое напряжение и в предлагаемой постановке и в постановке Шенли равно [3]

$$\frac{\sigma_{0*}}{\sigma_s} = \frac{1}{4} \left( 3g + \frac{E_c}{E} \right)$$

Здесь  $\sigma_{0*}$  — критическое напряжение,  $E_c$  — секущий модуль. При линейном упрочнении

$$\frac{\sigma_{0*}}{\sigma_s} = \frac{1}{4} g \left( 3 + \frac{1}{1 + (g-1) \sigma_s / \sigma_{0*}} \right) \quad (3.3)$$

Сравнение условий (3.1) — (3.3) для случая  $g = 0.2$  приведено на фиг. 2. Кривые 1, 2 соответствуют условиям (3.1), (3.3), прямая 3 — условию (3.2).

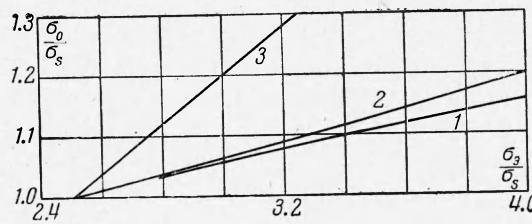
В случае идеальной пластичности условия (3.1), (3.2) дают одно и то же значение критического напряжения, равное  $1/4 \sigma_s$ ; при условии (3.3) будем иметь  $\sigma_{0*} / \sigma_s = 1/4 E_c / E$ .

4. Устойчивость пластины, все края которой оперты. Полагая

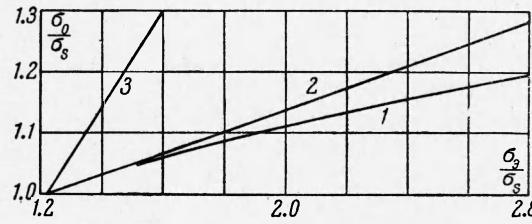
$$w = c \sin \frac{m\pi x}{a} \sin \frac{n\pi y}{b}$$

из (2.2) находим

$$\sigma_{0*} h = \min \frac{2\pi^2 D^{\times \times}}{b^2} \left[ \left( 1 + \frac{E' h^2}{6D^{\times \times}} \right) \frac{1}{4\lambda^2} + \lambda^2 + 2 \right], \quad \lambda = \frac{a}{bn}, \quad n = 1$$



Фиг. 2



Фиг. 3

Ограничимся случаем, когда отношение  $a/b$  достаточно велико. В этом случае

$$\frac{\sigma_{0*}}{\sigma_0} = \frac{D^{\times\times}}{D} \left[ 1 + \frac{1}{2} \left( 1 + \frac{E'h^3}{6D^{\times\times}} \right)^{1/2} \right] \quad (\sigma_0 = \frac{4\pi^2 D}{b^2 h})$$

Здесь  $\sigma_0$  — критическое напряжение при упругих деформациях. При линейном упрочнении

$$\frac{\sigma_{0*}}{\sigma_0} = \frac{1}{2} \left\{ 1 + \frac{1}{2} \left[ 1 + 3g \left( \frac{\sigma_s}{\tau_{0*}} \right)^{\frac{g-1}{g}} \right]^{1/2} \right\} \left( \frac{\sigma_{0*}}{\sigma_s} \right)^{\frac{g-1}{g}} \quad (4.1)$$

При решении этой задачи в постановке Шенли по теории пластического течения критическое напряжение  $\sigma_0^*$  равно [4]

$$\sigma_0^*/\sigma_0 = 1/2 [1 + 1/2 \sqrt{1 + 3g}] \quad (4.2)$$

При решении по теории малых упруго-пластических деформаций критическое напряжение и в предлагаемой постановке и в постановке Шенли равно [3]

$$\sigma_{0*}/\sigma_0 = 1/2 [1 + 1/2 \sqrt{1 + 3g}] E_c/E$$

При линейном упрочнении

$$\frac{\sigma_{0*}}{\sigma_0} = \frac{1}{2} \left[ 1 + \frac{1}{2} \sqrt{4 + 3(g-1) \frac{\sigma_s}{\sigma_{0*}}} \right] \frac{g}{1 + (g-1) \sigma_s/\sigma_{0*}} \quad (4.3)$$

Сравнение условий (4.1) — (4.3) для случая  $g = 0.2$  приведено на фиг. 3. Кривые 1, 2 соответствуют условиям (4.1), (4.3); прямая 3 — условию (4.2).

В случае идеальной пластичности условия (4.1), (4.2) дают одно и то же значение критического напряжения, равное  $3/4\sigma_0$ , а условие (4.3) дает  $\sigma_{0*}/\sigma_0 = 3/4E_c/E$ .

Поступила 18 X 1962

#### ЛИТЕРАТУРА

1. Иванов Г. В. Об устойчивости равновесия при неупругих деформациях. ПМТФ, 1961, № 1.
2. Кацанов Л. М. Основы теории пластичности. Гостехиздат, 1956.
3. Стуюэлл Э. Обобщенная теория потери устойчивости стержней и пластинок при пластических деформациях. ИЛ, Сб. пер. Механика, 1952, вып. 2.
4. Вольмир А. С. Об устойчивости пластинок при пластических деформациях. Расчет пространственных конструкций. Госстройиздат, Сб. статей, 1961, вып. VI.