

ОБ УСТОЙЧИВОСТИ РАВНОВЕСИЯ СЖАТО-ИЗОГНУТЫХ ТОНКИХ СТЕРЖНЕЙ ПРИ НЕУПРУГИХ ДЕФОРМАЦИЯХ

Г. В. Иванов

(Новосибирск)

В наиболее общем виде устойчивость равновесия тонких стержней при упруго-пластических деформациях рассмотрена в работе Л. М. Качанова [1]. Там же имеются указания литературы, содержащей решение отдельных задач.

Из задач устойчивости равновесия тонких стержней в условиях ползучести рассматривалась только задача об устойчивости равновесия продольно-сжатого стержня. Этой задаче посвящена обширная литература, обзор которой содержится в докладе Н. Хоффа [2]. Кроме работ, обсуждавшихся в докладе Н. Хоффа, этой задаче посвящены работы [3-7].

Ниже, на основе критерия, предложенного в работе [8], рассматривается устойчивость равновесия сжато-изогнутых тонких стержней при упруго-пластических деформациях и деформациях ползучести. Используются, без оговорок, обозначения и терминология работы [8].

§ 1. Уравнения устойчивости равновесия. Координаты точек стержня будем определять при помощи отсчитываемой от одного из концов стержня длины дуги s осевой линии и триэдра подвижных осей x, y, z , где оси x, y направлены по главным осям инерции сечения, а ось z — по касательной к осевой линии. Ограничимся рассмотрением устойчивости равновесия сжато-изогнутых в плоскости yz стержней, поперечное сечение которых неизменно вдоль длины стержня и имеет две оси симметрии.

Величины, характеризующие деформирование в возмущенном состоянии при сколь угодно малых отклонениях от основного состояния, т. е. состояния, устойчивость равновесия которого изучается, можно представить в виде

$$\begin{aligned} \sigma &= \sigma_0 + \sigma^x, \quad \tau_{xz} = \tau_{xz}^x, \quad \tau_{yz} = \tau_{yz}^x, \quad \varepsilon = \varepsilon_0 + \varepsilon^x, \quad \gamma_{xz} = \gamma_{xz}^x \\ \gamma_{yz} &= \gamma_{yz}^x, \quad p = p_0 + p^x, \quad q = q^x, \quad r = r^x, \quad L_x = L_x^0 + L_x^x \\ L_y &= L_y^x, \quad L_z = L_z^x, \quad V_x = V_x^x, \quad V_y = V_y^0 + V_y^x, \quad V_z = V_z^0 + V_z^x \end{aligned}$$

Здесь p, q, r — кривизны и кручение оси стержня, $V_x, V_y, V_z, L_x, L_y, L_z$ — составляющие векторов усилия и момента; величины с нулями соответствуют деформированию в основном состоянии; величины с косым крестом сколь угодно малы по сравнению с теми величинами, отмеченными нулями, которые не равны нулю.

Уравнения равновесия при сколь угодно малых отклонениях от основного состояния имеют вид

$$\begin{aligned} \frac{dL_x^x}{ds} - V_y^x &= 0, \quad \frac{dV_x^x}{ds} + q^x V_z^0 - r^x V_y^0 = 0 & (1.1) \\ \frac{dL_y^x}{ds} + r^x L_x^0 - p_0 L_z^x + V_x^x &= 0, \quad \frac{dV_y^x}{ds} - p^x V_z^0 - p_0 V_z^x = 0 \\ \frac{dL_z^x}{ds} + p_0 L_y^x - q^x L_x^0 &= 0, \quad \frac{dV_z^x}{ds} + p^x V_y^0 + p_0 V_y^x = 0 \\ L_x^0 &= A p_0, \quad L_x^x = \int_{\Omega} \sigma^x y dx dy = A^x p^x \\ L_y^x &= - \int_{\Omega} \sigma^x x dx dy = B^x q^x, \quad L_z^x = \int_{\Omega} (x \tau_{yz}^x - y \tau_{xz}^x) dx dy = C^x r^x \end{aligned}$$

Здесь Ω — площадь сечения, $A^\times, B^\times, C^\times$ определяются решением соответствующей системы уравнений связи между дополнительными напряжениями и деформациями, соотношениями, вытекающими из гипотезы плоских сечений, формой и размерами поперечного сечения стержня.

Критическое значение параметра нагружения λ_k есть наименьшее среди значений λ , при которых система (1.1) имеет решение, удовлетворяющее условиям

$$\varepsilon^\times(\xi) \in R'[0, \lambda], \quad \gamma_{xz}^\times(\xi) \in R'[0, \lambda], \quad \gamma_{yz}^\times(\xi) \in R'[0, \lambda]$$

В случаях теории пластического течения и теории ползучести типа теории течения из доказанных в § 3 работы [8] неравенств легко усмотреть, что λ_k есть наименьшее среди значений λ , при которых имеется ненулевое решение системы уравнений (1.1) при $A^\times, B^\times, C^\times$, определенных из условия, что дополнительные деформации постоянны

$$\varepsilon^\times(\xi) = \text{const}, \quad \gamma_{xz}^\times(\xi) = \text{const}, \quad \gamma_{yz}^\times(\xi) = \text{const}, \quad \xi \in [0, \lambda]$$

т. е. дополнительные напряжения определяются соотношениями: в случае теории пластического течения, в тех точках, где имеются пластические деформации

$$\sigma^\times(T_0) = E' \varepsilon^\times(T_0)$$

$$\tau_{xz}^\times(T_0) = G \exp\left(-2G \int_{\tau_S}^{T_0} F(T_0) dT_0\right) \gamma_{xz}^\times(T_0)$$

$$\tau_{yz}^\times(T_0) = G \exp\left(-2G \int_{\tau_S}^{T_0} F(T_0) dT_0\right) \gamma_{yz}^\times(T_0)$$

в случае теории ползучести типа теории течения

$$\sigma^\times(t) = E \exp\left[-\frac{2}{3} E \int_0^t [F(T_0, t) T_0]' dt\right] \varepsilon^\times(t)$$

$$\tau_{xz}^\times(t) = G \exp\left[-2G \int_0^t F(T_0, t) dt\right] \gamma_{xz}^\times(t)$$

$$\tau_{yz}^\times(t) = G \exp\left[-2G \int_0^t F(T_0, t) dt\right] \gamma_{yz}^\times(t)$$

§ 2. Устойчивость равновесия продольно-сжатого шарнирно-опертого стержня. В этом случае

$$L_x^\circ = V_y^\circ = p_0 = 0, \quad L_y^\times = V_x^\times = 0$$

(полагаем, что выпучивание происходит в плоскости yz). Уравнения (1.1) принимают вид

$$\frac{dL_x^\times}{ds} - V_y^\times = 0, \quad \frac{dV_y^\times}{ds} - p^\times V_z^\circ = 0, \quad L_x^\times = p^\times \int_{\Omega} E^\times \eta_{ij} d\Omega = A^\times p^\times$$

$$\sigma^\times = E^\times \varepsilon^\times, \quad \varepsilon^\times = p^\times \eta, \quad \eta = y - y^\times \tag{2.1}$$

Здесь y^\times — то значение y , при котором $\varepsilon^\times = 0$; величина

$$y^\times = 0 \text{ при } \varepsilon^\times(\xi) = \text{const}, \quad \xi \in [0, \lambda]$$

Исключаем dV_y^\times/ds из (2.1)

$$\frac{d^2 L_x^\times}{ds^2} + \frac{P}{A^\times} L_x^\times = 0, \quad P = -V_z^\circ$$

Наименьшее значение P , при котором уравнение имеет нулевое решение

$$P = \min \left(\int_0^l \left(\frac{dL_x^\times}{ds} \right)^2 ds \Big/ \int_0^l \frac{(L_x^\times)^2}{A^\times} ds \right) \quad (2.2)$$

1°. Теория пластического течения с упрочнением. В этом случае $\lambda = \sigma_0$. В работе [8] показано, что

$$E^\times(T_0, \varepsilon^\times(\xi)) \geq E' \quad \text{при } \varepsilon^\times(\xi) \in R' [0, T_0], \quad \xi \in [0, T_0]$$

Здесь E' — касательный модуль. Поэтому (см. (2.2)) σ_{0k} определяется условием

$$\frac{\sigma_{0k}}{\sigma_0} = \frac{E'}{E}$$

т. е. критическая нагрузка равна касательно-модульной; здесь σ_0 — критическое напряжение при упругих деформациях.

2°. Теория ползучести типа теории течения. В этом случае $\lambda = t$. В работе [8] показано, что

$$E^\times(t, \varepsilon^\times(\tau)) \geq E \exp \left[-\frac{2}{3} E \int_0^t [F(T_0, t) T_0]' dt \right] \quad \text{при } \varepsilon^\times(\tau) \in R' [0, t]$$

(штрих означает дифференцирование по T_0). Следовательно (см. (2.2)), t_k определяется условием

$$\frac{\sigma_0}{\sigma_0} = \exp \left[-\frac{2}{3} E \int_0^{t_k} [F(T_0, t) T_0]' dt \right] \quad (2.3)$$

Если в качестве $F(T, t)$ взять степенную функцию [9]

$$F(T, t) = B(t) T^{m-1}$$

условие (2.3) примет вид

$$\frac{\sigma_0}{\sigma_0} = \exp(-m\eta), \quad \eta = \frac{\varepsilon_0 - \sigma_0/E}{\sigma_0/E} \quad (2.4)$$

Условие устойчивости равновесия в смысле критерия Ю. Н. Работнова, С. А. Шестерикова, получающееся методом, изложенным в работе [10], в этом случае есть $\sigma_0/\sigma_0 = 0$.

В работе В. И. Розенблюма [3] принимается, что в недеформированном состоянии амплитуда прогиба стержня w_a не равна нулю. За критическое время для продольно-сжатого шарнирно-опертого стержня, материал которого следует теории ползучести типа теории течения, рекомендуется считать момент достижения амплитудой прогиба величины, равной половине высоты сечения стержня. В работе [3] критическое время находится приближенно вариационным методом. Границы устойчивости равновесия, определяемые по работе [3] при $w_a/2h = 0.05$ ($2h$ — высота сечения стержня) и по условию (2.4), приведены на фиг. 1 для случая $m = 3$. Кривая 1 соответствует условию (2.4), кривая 3 — условию, определяющему критическое в смысле работы [3] время.

3°. Теория старения [9]. В стержне, материал которого следует закону

$$\varepsilon = \frac{\sigma}{E} + f(\sigma, t)$$

дополнительная деформация $\varepsilon^\times(t)$ и дополнительное напряжение $\sigma^\times(t)$ при любой $\varepsilon^\times(\tau)$, $\tau \in [0, t]$ связаны равенством

$$\varepsilon^\times(t) = \left[\frac{1}{E} + f'(\sigma_0, t) \right] \sigma^\times(t)$$

(штрих означает дифференцирование по σ_0).

Следовательно, t_k в этом случае определяется условием

$$\frac{\sigma_0}{\sigma_0} = \frac{1}{1 + E f'(\sigma_0, t_k)} \tag{2.5}$$

Если в качестве $f(\sigma, t)$ взять [9] степенную функцию

$$f(\sigma, t) = \Omega(t) \sigma^m$$

то условие (2.5) примет вид

$$\frac{\sigma_0}{\sigma_0} = \frac{1}{1 + m\eta}, \quad \eta = \frac{\varepsilon_0 - \sigma_0/E}{\sigma_0/E} \tag{2.6}$$

Кривая 2 на фиг. 1 соответствует условию (2.6) в случае $m = 3$.

Очевидно, в рассматриваемом случае критическое время t_k совпадает со временем достижения равенства

$$\frac{\sigma_1}{\sigma_0} = \frac{E^*}{E}$$

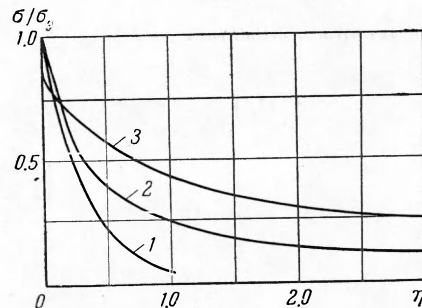
(E^* — касательный модуль к изохронным кривым «напряжение — деформация»), т. е. со временем, критическим в смысле Шенли [11].

4°. Теория упрочнения [10]. Дополнительное напряжение и дополнительная деформация в стержне, материал которого следует закону

$$\Phi(\rho, \dot{\rho}, \sigma) = 0, \quad \rho = \varepsilon - \frac{\sigma^\times}{E} \tag{2.7}$$

связаны уравнениями

$$\alpha \sigma^\times + \mu \rho^\times + \nu \rho^\times = 0, \quad \rho^\times = \varepsilon^\times - \frac{\sigma^\times}{E}$$



Фиг. 1

Здесь α, μ, ν — функции величины пластической деформации, накопленной при деформировании в основном состоянии, т. е. функции времени, причем в каждый момент времени выполнено

$$\text{sign } \mu = \text{sign } \nu = - \text{sign } \alpha, \quad \frac{\mu}{\mu - E\alpha} \leq 1, \quad \nu \neq 0 \tag{2.8}$$

Если дополнительная деформация $\varepsilon^\times(\tau)$, $\tau \in [0, t]$ известна, то, проинтегрировав уравнения (2.7), связь между дополнительным напряжением и дополнительной деформацией можно при $\varepsilon^\times(t) \neq 0$ записать в виде

$$\sigma^\times(t) = E^\times(t, \varepsilon^\times(\tau)) \varepsilon^\times(t), \quad \tau \in [0, t]$$

Лемма. Пусть в промежутке $[t_i, t_{i+1}]$ выполнены условия

$$\varepsilon^\times(t_i) \neq 0 \quad \text{или} \quad \varepsilon^\times(t_i) = \sigma^\times(t_i) = 0$$

деформация $\varepsilon^\times(\tau)$ связана с напряжением $\sigma^\times(\tau)$ уравнениями (2.7) при $\tau \in [t_i, t_i'), \tau \in (t_i', t_{i+1}]$ и

$$\sigma^\times(t_i')_+ = \sigma^\times(t_i')_- + E [\varepsilon^\times(t_i')_+ - \varepsilon^\times(t_i')_-] \tag{2.9}$$

Кроме того, производная ε^\times не меняет знака в промежутках

$$[t_i, t_i'), (t_i', t_{i+1}], \quad t_i \leq t_i' \leq t_{i+1}.$$

Тогда

$$\begin{aligned} & \left[\sigma^\times(t_i) + E\varepsilon^{(1)} \int_{t_i}^{t_{i+1}} \frac{\mu}{\nu} \left(\exp \int_{t_i}^{\tau} \beta d\tau \right) d\tau + E\delta_i^{(1)} - \right. \\ & \quad \left. - E\delta_{i+1}^{(1)} \exp \int_{t_i}^{t_{i+1}} \beta d\tau \right] \exp \left(- \int_{t_i}^{t_{i+1}} \beta d\tau \right) \leq \sigma^\times(t_{i+1}) \leq \\ & \leq \left[\sigma^\times(t_i) + E\varepsilon^{(2)} \int_{t_i}^{t_{i+1}} \frac{\mu}{\nu} \left(\exp \int_{t_i}^{\tau} \beta d\tau \right) d\tau - E\delta_i^{(2)} + \right. \\ & \quad \left. + E\delta_{i+1}^{(2)} \exp \int_{t_i}^{t_{i+1}} \beta d\tau \right] \exp \left(- \int_{t_i}^{t_{i+1}} \beta d\tau \right) \end{aligned} \quad (2.10)$$

Здесь

$$\begin{aligned} \beta &= \frac{\mu - E\alpha}{\nu}, \quad \varepsilon^{(1)} \geq \varepsilon^\times(\tau), \quad \varepsilon^{(2)} \leq \varepsilon^\times(\tau), \quad \tau \in [t_i, t_{i+1}] \\ \varepsilon^\times(t_i) &= \varepsilon^{(1)} - \delta_i^{(1)}, \quad \varepsilon^\times(t_{i+1}) = \varepsilon^{(1)} - \delta_{i+1}^{(1)} \\ \varepsilon^\times(t_i) &= \varepsilon^{(2)} + \delta_i^{(2)}, \quad \varepsilon^\times(t_{i+1}) = \varepsilon^{(2)} + \delta_{i+1}^{(2)} \end{aligned} \quad (2.11)$$

Доказательство. Очевидно

$$\begin{aligned} \sigma^\times(t_i)_- &= \left[\sigma^\times(t_i) + E \int_{t_i}^{t_i'} \varphi(\tau, t_i) \dot{\varepsilon}^\times d\tau + \right. \\ & \quad \left. + E\varepsilon^\times(t_i)_- \int_{t_i}^{t_i'} \frac{\mu}{\nu} \left(\exp \int_{t_i}^{\tau} \beta d\tau \right) d\tau \right] \exp \left(- \int_{t_i}^{t_i'} \beta d\tau \right) \\ \sigma^\times(t_{i+1}) &= \left[\sigma^\times(t_i)_+ + E \int_{t_i'}^{t_{i+1}} \varphi(\tau, t_i') \dot{\varepsilon}^\times d\tau + \right. \\ & \quad \left. + E\varepsilon^\times(t_{i+1}) \int_{t_i'}^{t_{i+1}} \frac{\mu}{\nu} \left(\exp \int_{t_i'}^{\tau} \beta d\tau \right) d\tau \right] \exp \left(- \int_{t_i'}^{t_{i+1}} \beta d\tau \right) \end{aligned} \quad (2.12)$$

где

$$\varphi(\tau, a) = \exp \int_a^{\tau} \beta d\tau - \int_a^{\tau} \frac{\mu}{\nu} \left(\exp \int_a^{\xi} \beta d\xi \right) d\xi$$

Заметим, что

$$\varphi(\tau, a) \geq 1 \quad \text{при } \tau \geq a \quad (2.13)$$

Действительно

$$\varphi(a, a) = 1, \quad \frac{d\varphi}{d\tau} = -\frac{E\alpha}{\nu} \exp \int_a^{\tau} \beta d\tau \geq 0$$

по условию (2.8). Пусть, например

$$\varepsilon^\times \geq 0 \quad \text{при } \tau \in [t_i, t_i'), \quad \varepsilon^\times(\tau) \leq 0 \quad \text{при } \tau \in (t_i', t_{i+1}]$$

(доказательства леммы в других случаях аналогичны доказательству леммы в этом случае).

Тогда

$$\varepsilon^\times(t'_i)_- - \varepsilon^\times(t_i) \leq \int_{t_i}^{t'_i} \varphi(\tau, t_i) \dot{\varepsilon}^\times d\tau \leq \varphi(t'_i, t_i) [\varepsilon^\times(t'_i)_- - \varepsilon^\times(t_i)] \quad (2.14)$$

$$\varphi(t_{i+1}, t'_i) [\varepsilon^\times(t_{i+1}) - \varepsilon^\times(t'_i)_+] \leq \int_{t'_i}^{t_{i+1}} \varphi(\tau, t'_i) \dot{\varepsilon}^\times d\tau \leq \varepsilon^\times(t_{i+1}) - \varepsilon^\times(t'_i)_+$$

Пусть

$$\begin{aligned} \varepsilon^\times(t'_i)_+ &= \varepsilon^{(1)} - \delta_{i+}'^{(1)}, & \varepsilon^\times(t'_i)_- &= \varepsilon^{(1)} - \delta_{i-}'^{(1)}, \\ \varepsilon^\times(t'_i)_+ &= \varepsilon^{(2)} + \delta_{i+}'^{(2)}, & \varepsilon^\times(t'_i)_- &= \varepsilon^{(2)} + \delta_{i-}'^{(2)} \end{aligned} \quad (2.15)$$

Подставляем (2.14) в (2.12), заменяем $\varepsilon^\times(t_i)$, $\varepsilon^\times(t'_i)$, $\varepsilon^\times(t'_i)_+$, $\varepsilon^\times(t_{i+1})$ их выражениями согласно (2.11), (2.15) через $\varepsilon^{(1)}$, $\varepsilon^{(2)}$ и соответствующие δ . Используя неравенство (2.13) и условие, что все δ неотрицательны, получим

$$\begin{aligned} \sigma^\times(t'_i)_- &\geq \left[\sigma^\times(t_i) + E\varepsilon^{(1)} \int_{t_i}^{t'_i} \frac{\mu}{v} \left(\exp \int_{t_i}^{\tau} \beta d\tau \right) d\tau + \right. \\ &\quad \left. + E\delta_{i-}^{(1)} - E\delta_{i+}'^{(1)} \exp \int_{t_i}^{t'_i} \beta d\tau \right] \exp \left(- \int_{t_i}^{t'_i} \beta d\tau \right) \\ \sigma^\times(t_{i+1}) &\geq \left[\sigma^\times(t'_i)_+ + E\varepsilon^{(1)} \int_{t'_i}^{t_{i+1}} \frac{\mu}{v} \left(\exp \int_{t'_i}^{\tau} \beta d\tau \right) d\tau + E\delta_{i+}'^{(1)} - \right. \\ &\quad \left. - E\delta_{i+1}^{(1)} \exp \int_{t'_i}^{t_{i+1}} \beta d\tau \right] \exp \left(- \int_{t'_i}^{t_{i+1}} \beta d\tau \right) \\ \sigma^\times(t'_i)_- &\leq \left[\sigma^\times(t_i) + E\varepsilon^{(2)} \int_{t_i}^{t'_i} \frac{\mu}{v} \left(\exp \int_{t_i}^{\tau} \beta d\tau \right) d\tau - E\delta_{i-}^{(2)} + \right. \\ &\quad \left. + E\delta_{i-}'^{(2)} \exp \int_{t_i}^{t'_i} \beta d\tau \right] \exp \left(- \int_{t_i}^{t'_i} \beta d\tau \right) \\ \sigma^\times(t_{i+1}) &\leq \left[\sigma^\times(t'_i)_+ + E\varepsilon^{(2)} \int_{t'_i}^{t_{i+1}} \frac{\mu}{v} \left(\exp \int_{t'_i}^{\tau} \beta d\tau \right) d\tau + E\delta_{i+1}^{(2)} \exp \int_{t'_i}^{t_{i+1}} \beta d\tau - \right. \\ &\quad \left. - E\delta_{i+}'^{(2)} \right] \exp \left(- \int_{t'_i}^{t_{i+1}} \beta d\tau \right) \end{aligned}$$

Из этих неравенств и условия (2.9) следуют неравенства (2.10).
Очевидно, при $\varepsilon^\times(\tau) = \text{const}$, $\tau \in [0, t]$

$$E^\times(t) = E \left[1 + \int_0^t \frac{\mu}{v} \left(\exp \int_0^{\tau} \beta d\tau \right) d\tau \right] \exp \left(- \int_0^t \beta d\tau \right) = E^{\times \times}(t) \quad (2.16)$$

Теорема. При любой $\varepsilon^\times(\tau) \in R'[0, t]$ имеет место неравенство

$$E^\times(t, \varepsilon^\times(\tau)) \geq E^{\times \times}(t), \quad \tau \in [0, t] \quad (2.17)$$

Доказательство. Так как $\varepsilon^\times(\tau) \in R[0, t]$, то промежуток $[0, t]$ можно разбить точками

$$0 = t_1 < t_2 < \dots < t_{n+1} = t$$

в этом случае имеет вид

$$\frac{\sigma_0}{\sigma_0} = \frac{\mu}{\mu - E\alpha} \quad (2.19)$$

Для случая, когда

$$\Phi(\rho, \dot{\rho}, \sigma) = \dot{\rho} - \rho^{-\gamma} \psi(\sigma) \equiv 0$$

на фиг. 2 показаны границы устойчивости, определяемые условиями (2.18), (2.19) и критерием С. А. Шестерикова [4]. На фиг. 2

$$\rho_1 = E \frac{d \ln \psi}{d \sigma} \rho$$

кривые a_1, b_1, c_1 соответствуют условиям (2.18), (2.19) и критерию [4] при $\gamma = 1$, кривые a_3, b_3, c_3 — при $\gamma = 3$.

При линейном законе ползучести [5]

$$\alpha \sigma + \mu \rho + \nu \dot{\rho} = 0, \quad \rho = \varepsilon - \frac{\sigma}{E}$$

где α, μ, ν — постоянные, причем

$$\text{sign } \mu = \text{sign } \nu = - \text{sign } \alpha, \quad \frac{\mu}{\mu - E\alpha} < 1$$

условие (2.18) принимает вид

$$\frac{\sigma_0}{\sigma_0} = \frac{\mu}{\mu - E\alpha} + \frac{E\alpha}{E\alpha - \mu} \exp\left(-\frac{\mu - E\alpha}{\nu} t_k\right)$$

Из (2.19) видим, что в этом случае при

$$\frac{\mu}{\mu - E\alpha} < \frac{\sigma_0}{\sigma_0} < 1 \quad (2.20)$$

согласно методам, изложенным в работах [5], [10], а также по критерию С. А. Шестерикова [4] состояние равновесия неустойчиво при любых $t > 0$.

5°. Теория наследственности [12]. Рассмотрим частный вид уравнения теории наследственности

$$\sigma(t) = \varphi(\varepsilon) - \int_0^t \Phi(t, \tau) \varphi(\varepsilon) d\tau \quad (2.21)$$

где $\sigma = \varphi(\varepsilon)$ — нелинейно упругий закон

$$\Phi(t, \tau) \geq 0, \quad \varphi'(\varepsilon) \geq 0 \quad (2.22)$$

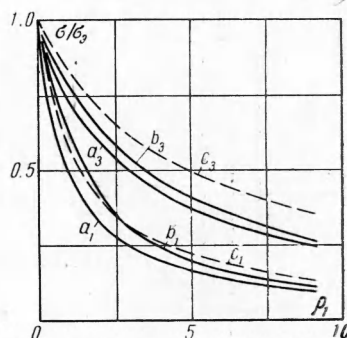
(штрих означает в данном случае производную по ε).

Уравнение связи между дополнительным напряжением и дополнительной деформацией при законе (2.21) имеет один и тот же вид

$$\begin{aligned} \sigma^\times(t) &= E^\times(t, \varepsilon^\times(\tau)) \varepsilon^\times(t), \quad \tau \in [0, t] \\ E^\times(t, \varepsilon^\times(\tau)) &= \varphi'(\varepsilon_0) - \int_0^t \Phi(t, \tau) \varphi'(\varepsilon_0) \frac{\varepsilon^\times(\tau)}{\varepsilon^\times(t)} d\tau \end{aligned} \quad (2.23)$$

независимо от того, были или нет при $\tau \in [0, t]$ разрывы дополнительной деформации $\varepsilon^\times(\tau)$ или ее производной. Из (2.22), (2.23) следует, что

$$E^\times(t, \varepsilon^\times(\tau)) \geq \varphi'(\varepsilon_0) - \int_0^t \Phi(t, \tau) \varphi'(\varepsilon_0) d\tau = E^{\times \times}(t)$$



Фиг. 2

при

$$\varepsilon^x(\tau) \leq \varepsilon^x(t) > 0 \quad \text{или} \quad \varepsilon^x(\tau) \geq \varepsilon^x(t) < 0, \quad \tau \in [0, t]$$

Здесь $E^{\times \times}(t)$ соответствует $\varepsilon^x(\tau) = \text{const}$, $\tau \in [0, t]$.
Следовательно, t_k определяется условием

$$\frac{\sigma_0}{\sigma_0} = \frac{1}{E} \left[\Phi'(\varepsilon_0) - \int_0^{t_k} \Phi(t, \tau) \Phi'(\varepsilon_0) d\tau \right] \quad (2.24)$$

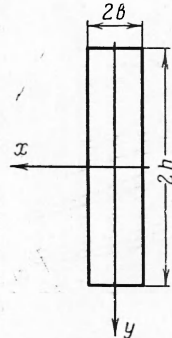
Заметим, что по условию (2.24) конечное критическое время существует и при $\Phi(\varepsilon) = E\varepsilon$, чего не получается при рассмотрении только мгновенных возмущений [6].

Устойчивость равновесия продольно-сжатого стержня, деформирующего по закону (2.21), рассматривалась в работе [7], но построенное в ней решение ошибочно в случае, когда $\Phi(\varepsilon)$ нелинейная функция. Беря в качестве $\Phi(\varepsilon)$ степенную функцию $\Phi(\varepsilon) = A\varepsilon^\alpha$, в работе [7] связь между дополнительной деформацией и дополнительным напряжением принимается в виде

$$A(\varepsilon^x)^\alpha = \sigma^x + \int_0^t K(t, \tau) \sigma^x d\tau$$

не выполняющемся при $\alpha \neq 1$ в случае продольного изгиба. Вследствие этого при $\alpha \neq 1$ в работе [7] получается, что потеря устойчивости в начальный момент времени $t = 0$ не определяется касательным модулем к кривой $\sigma = \Phi(\varepsilon)$, что невозможно, так как при $t = 0$ $\sigma = \Phi(\varepsilon)$ — нелинейно упругий закон.

§ 3. Устойчивость равновесия плоской формы изгиба (изгиб моментом). Так как в этом случае $V_y^0 = V_z^0 = 0$, $L_x^0 = 0$, то уравнения (1.1) принимают вид



$$\begin{aligned} \frac{dL_y^x}{ds} + r^x L_x^0 - p_0 L_z^x + V_x^x &= 0 \\ \frac{dL_z^x}{ds} + p_0 L_y^x - q^x L_x^0 &= 0, \quad \frac{dV_x^x}{ds} = 0 \\ V_y^x &= 0, \quad V_z^x = 0 \\ L_x^0 = M = A p_0, \quad L_y^x &= B^x q^x, \quad L_z^x = C^x r^x \end{aligned} \quad (3.1)$$

Полагаем

$$V_x^x = 0, \quad L_y^x = 0, \quad L_z^x = 0 \quad \text{при } s = 0, s = l \quad (3.2)$$

Исключая dL_z^x/ds , из первых двух уравнений (3.1) получим

$$\frac{d}{ds} \left[\left(\frac{1}{C^x} - \frac{1}{A} \right)^{-1} \frac{dL_y^x}{ds} \right] + M^2 \left(\frac{1}{B^x} - \frac{1}{A} \right) L_y^x = 0 \quad (3.3)$$

При условиях (3.2) наименьшее значение M , при котором уравнение (3.3) имеет ненулевое решение, будет [13]

$$M^2 = \min \left(\int_0^l \left(\frac{1}{C^x} - \frac{1}{A} \right)^{-1} \left(\frac{dL_y^x}{ds} \right)^2 ds \Big/ \int_0^l \left(\frac{1}{B^x} - \frac{1}{A} \right) (L_y^x)^2 ds \right) \quad (3.4)$$

Для полосы узкого прямоугольного сечения (фиг. 3) можно принять [14]

$$\begin{aligned} \gamma_{yz}^x &= 2r^x x, \quad \varepsilon^x = -q^x x \\ L_y^x &= B^x q^x = - \int_{\Omega} \sigma^x x d\Omega, \quad L_z^x = C^x r^x = 2 \int_{\Omega} \tau_{yz}^x x d\Omega \end{aligned} \quad (3.5)$$

1°. Теория пластического течения с линейным упрочнением. В этом случае $\lambda = M$. Обозначим через $A^\circ, B^\circ, C^\circ$ жесткости полосы при упругих деформациях. При деформировании в основном состоянии

$$\sigma_0 = \begin{cases} E\varepsilon_0 & (|y| \leq \chi) \\ E[g\varepsilon_0 + p_0\chi(1-g)] & (|y| \geq \chi) \end{cases} \quad (3.6)$$

Здесь χ — расстояние от средней линии полосы до границ раздела упругой и пластической областей, $g = E'/E$; при этом касательный модуль $E' = \text{const}$, так как упрочнение линейное. Следовательно,

$$A = A^\circ \left[g + \frac{1}{2}(1-g)(3\xi - \xi^3) \right], \quad \xi = \frac{\chi}{h}$$

При отклонениях от основного состояния

$$\sigma^{\times} = \begin{cases} E\varepsilon^{\times} & (|y| \leq \chi) \\ E^{\times}\varepsilon^{\times} & (|y| \geq \chi) \end{cases} \quad \tau_{yz}^{\times} = \begin{cases} G\gamma_{yz}^{\times} & (|y| \leq \chi) \\ G^{\times}\gamma_{yz}^{\times} & (|y| \geq \chi) \end{cases} \quad (3.7)$$

В работе [8] показано, что при

$$\varepsilon^{\times}(\xi) \in R' [0, T_0]$$

$$\gamma_{yz}^{\times}(\xi) \in R' [0, T_0], \quad \xi \in [0, T_0]$$

имеют место неравенства

$$E^{\times}(T_0, \varepsilon^{\times}(\xi)) \geq E' \quad (3.8)$$

$$G^{\times}(T_0, \gamma_{yz}^{\times}) \geq G \exp\left(-2G \int_{\tau_s}^{T_0} F dT_0\right)$$

При линейном упрочнении

$$\exp\left(-2G \int_{\tau_s}^{T_0} F(T_0) dT_0\right) = \left(\frac{\sigma_0}{\sigma_s}\right)^{n-1}$$

$$n = 1 - \frac{3(1-g)}{2g(1+\nu)} \quad (3.9)$$

Здесь ν — коэффициент Пуассона, σ_s — предел текучести при простом растяжении.

При деформировании в основном состоянии интенсивность напряжений T_0 в любой точке полосы будет однозначной возрастающей функцией M . Поэтому из (3.5) — (3.9) следует, что при любых

$$\varepsilon^{\times}(\xi) \in R' [0, M], \quad \gamma_{yz}^{\times}(\xi) \in R' [0, M], \quad \xi \in [0, M]$$

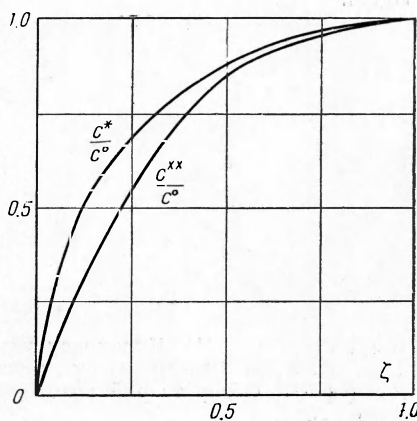
имеют место неравенства

$$B^{\times} \geq B^\circ [\zeta + g(1-\zeta)] = B^{\times\times} \quad (3.10)$$

$$C^{\times} \geq C^\circ \zeta \left[1 - \frac{1}{ng} + \frac{1}{ng} \left(1 - g + \frac{g}{\zeta} \right)^n \right] = C^{\times\times}$$

Из (3.2), (3.4), (3.10) следует, что M_k определяется условием

$$M_k^2 = \left(\frac{1}{C^{\times\times}} - \frac{1}{A}\right)^{-1} \left(\frac{1}{B^{\times\times}} - \frac{1}{A}\right)^{-1} \min \left(\int_0^l \left(\frac{dL_y^{\times}}{ds}\right)^2 ds / \int_0^l (L_y^{\times})^2 ds \right) = \\ = \left(\frac{\pi}{l}\right)^2 \left(\frac{1}{C^{\times\times}} - \frac{1}{A}\right)^{-1} \left(\frac{1}{B^{\times\times}} - \frac{1}{A}\right)^{-1} \quad (3.11)$$



Фиг. 4

Критическое значение момента при решении этой же задачи в постановке Шенли по теории пластического течения, теории малых упруго-пластических деформаций определяется формулой (3.11), если в ней вместо C^{**} поставить C° , C^*

$$C^* = C^{\circ} [g + \zeta (1 - g) (1 - \lg \zeta)]$$

Сравнение C^{**} , C^* , C° для случая $g = 0.2$, $\nu = 1/3$ приведено на фиг. 4.

2°. *Теория ползучести типа теории течения.* Полагаем, что известно решение задачи о чистом изгибе полосы, материал которой следует теории ползучести типа теории течения. Приближенное решение этой задачи имеется в книге Л. М. Качанова [9]. Тогда известны $\sigma_0 = \sigma_0(y, t)$, $A = A(t)$. Критическое время t_k определяется условием

$$M = \frac{\pi}{l} \left(\frac{1}{C^{**}} - \frac{1}{A} \right)^{-1/2} \left(\frac{1}{B^{**}} - \frac{1}{A} \right)^{-1/2}$$

Здесь

$$B^{**} = B^{\circ} \frac{1}{2h} \int_{-h}^h \exp \left[-\frac{2}{3} E \int_0^{t_k} [F(T_0, t) T_0]' dt \right] dy$$

$$C^{**} = C^{\circ} \frac{1}{2h} \int_{-h}^h \exp \left[-2G \int_0^{t_k} F(T_c, t) dt \right] dy$$

Поступила
20 IX 1960

ЛИТЕРАТУРА

1. Качанов Л. М. К вопросу устойчивости упруго-пластического равновесия. Вест. ЛГУ, № 19, сер. матем., механ., астрономии, 1956, вып. 4.
2. Хофф Н. Обзор теорий выпучивания при ползучести. Сб. перев., Механика, 1960, № 1.
3. Розенблюм В. И. Устойчивость сжатого стержня в состоянии ползучести. Инж. сб., 1954, т. 18.
4. Шестериков С. А. О критерии устойчивости при ползучести. ПММ, 1959, т. XXIII, вып. 6.
5. Ржаницын А. Р. Некоторые вопросы механики систем, деформирующихся во времени. Гостехиздат, 1949.
6. Хуан Кэ-чжи. Об устойчивости сжатого стержня при условии ползучести. Scientia Sinica, 1959, т. VIII, № 8.
7. Розовский М. И. Полусимволический способ решения некоторых задач теории ползучести. Изв. АН АрмССР, отд. физ.-мат., естеств. и техн. наук, 1956, т. 9, № 5.
8. Иванов Г. В. Об устойчивости равновесия при неупругих деформациях. ПМТФ, 1961, № 1.
9. Качанов Л. М. Теория ползучести. Физматгиз, 1960.
10. Работнов Ю. Н., Шестериков С. А. Устойчивость стержней и пластинок при ползучести. ПММ, 1957, т. XXI, вып. 3.
11. Shanley F. R. Weight — Strength Analysis of Aircraft Structures, Mc Craw — Hill Book Co., 1952, N. Y.
12. Работнов Ю. Н. Расчет деталей машин на ползучесть. Изв. АН СССР, ОТН, 1948, № 6.
13. Михлин С. Г. Вариационные методы в математической физике. Гостехиздат, 1957.
14. Качанов Л. М. Основы теории пластичности. Гостехиздат, 1956.