

## ВЛИЯНИЕ ТЕМПЕРАТУРНОГО ПОЛЯ НА ПЕРЕМЕННОЕ ДЕФОРМИРОВАНИЕ ТРЕХСЛОЙНЫХ ПЛАСТИН

Э. И. СТАРОВОЙТОВ

*Белорусский государственный университет транспорта, г. Гомель*

Исследовано циклическое деформирование несимметричных по толщине упругопластических трехслойных пластин с жестким наполнителем в температурном поле. Кинематические допущения основаны на гипотезе «ломаной» нормали. Деформации малые. На внешний слой пластины действует распределенная силовая нагрузка  $p(r)$ ,  $q(r)$  и тепловой поток плотностью  $q_t$ . Через  $w(r)$ ,  $u(r)$  обозначены прогиб и радиальное перемещение срединной плоскости наполнителя,  $\psi(r)$  – дополнительный угол поворота нормали в наполнителе. На торце предполагаем наличие жестких диафрагм. В этом случае перемещения в слоях выражаются через три искомые функции  $u(r)$ ,  $\psi(r)$  и  $w(r)$ , компоненты тензора деформаций следуют из соотношений Коши. Температурное поле в стержне считаем известным.

В случае трехслойной упругопластической пластины, используются физические уравнения состояния теории малых упругопластических деформаций Ильюшина:

$$s_{ij}^{r(k)} = 2G_k(T_k) f^{r(k)}(\epsilon_u^{(k)}, T_k) \epsilon_{ij}^{r(k)},$$

$$\sigma^{r(k)} = 3K_k(T_k)(\epsilon^{r(k)} - \alpha_k T_k) \quad (k=1, 2; \quad i, j = x, y, z).$$

Соответствующая система разрешающих дифференциальных уравнений равновесия будет существенно нелинейной. Для ее решения применим приближенный метод упругих решений. Согласно этому методу она будет иметь итерационный вид:

$$L_2(a_1 u^{r(n)} + a_2 \psi^{r(n)} - a_3 w'_{,r}{}^{(n)}) = -p' + p'_{\omega}{}^{r(n-1)},$$

$$L_2(a_2 u^{r(n)} + a_4 \psi^{r(n)} - a_5 w'_{,r}{}^{(n)}) - 2cG_3 \psi^{r(n)} = h'_{\omega}{}^{r(n-1)},$$

$$L_3(a_3 u^{r(n)} + a_5 \psi^{r(n)} - a_6 w'_{,r}{}^{(n)}) = -q' + q'_{\omega}{}^{r(n-1)}.$$

Здесь  $n$  – номер приближения; величины  $p'_{\omega}{}^{r(n-1)}$ ,  $h'_{\omega}{}^{r(n-1)}$ ,  $q'_{\omega}{}^{r(n-1)}$  – «дополнительные» внешние нагрузки, учитывающие физическую нелинейность материалов слоев, на первом шаге полагаются равными нулю, а в дальнейшем вычисляются по результатам предыдущего приближения. Решение системы будет

$$\psi^{r(n)} = C_2^{(n)} I_1(\beta r) + \psi_r^{r(n)},$$

$$u^{(n)} = \frac{a_3}{a_1 a_6 - a_3^2} \left[ L_3^{-1}(q' - q_\omega^{(n-1)}) - \frac{a_6}{a_3} L_2^{-1}(p' - p_\omega^{(n-1)}) + \left( a_5 - \frac{a_2 a_6}{a_3} \right) \psi_r^{(n)} + C_7^{(n)} r \right],$$

$$w^{(n)} = \frac{1}{b_3} \left[ b_2 \left( \frac{C_2^{(n)}}{\beta} I_0(\beta r) + \int \psi_r^{(n)} dr \right) - \right.$$

$$\left. - \int \left( \frac{a_3}{a_1} L_2^{-1}(p' - p_\omega^{(n-1)}) - L_3^{-1}(q' - q_\omega^{(n-1)}) \right) dr + \frac{C_5^{(n)} r^2}{4} + C_4^{(n)} \right]. \quad (5)$$

Здесь  $\psi_r^{(n)}$  – частное решение.

Пусть, начиная со времени  $t = t_1$ , воздействие температурного поля прекращается, а внешние силы изменяются так, что во всех точках пластически деформируемых областей тела происходит разгрузка и последующее знакопеременное нагружение силами  $p''(r)$ ,  $q''(r)$ . Температура пластины  $T_1(z)$  остается постоянной и равной ее значению перед разгрузкой. Предел пластичности в точках пластины зависит от координаты  $z$  и становится равным  $\sigma_y''(T_1(z))$ . Обозначим соответствующие напряжения, деформации и перемещения через  $\sigma_{ij}''$ ,  $\varepsilon_{ij}''$ ,  $u_i''$ . Для них физические уравнения состояния запишем следующим образом

$$s_{ij}'' = 2G \varepsilon_{ij}''. \quad f''(\varepsilon_u'', \varepsilon_1', T_1, a_k''). \quad \sigma'' = 3K \varepsilon''.$$

Здесь  $f''(\varepsilon_u'', \varepsilon_1', T_1, a_k'')$  – функция пластичности при повторном знакопеременном нагружении.

Сложность краевой задачи для величин с двумя штрихами заключается в зависимости искомого решения от точки разгрузки ( $\varepsilon_1'$ ,  $\sigma_1'$ ). Рассмотрим одну возможность уйти от этих трудностей. Для величин перед началом разгрузки сохраним обозначения  $\sigma_{ij}'$ ,  $\varepsilon_{ij}'$ ,  $u_i'$ . Следуя Москвитину, введем следующие разности для момента времени  $t > t_1$ :

$$s_{ij}^* = s_{ij}' - s_{ij}'', \quad \varepsilon_{ij}^* = \varepsilon_{ij}' - \varepsilon_{ij}'.$$

Для величин со звездочками примем уравнения состояния

$$s_{ij}^* = 2G \varepsilon_{ij}^*. \quad f^*(\varepsilon_u^*, \varepsilon_1', I_1, a_k^*). \quad \sigma^* = 3K \varepsilon^*.$$

где  $f^*(\varepsilon_u^*, \varepsilon_1', T_1, a_k^*)$  – новая универсальная функция, описывающая нелинейность диаграммы деформирования в осях  $\sigma^* \sim \varepsilon^*$ .

Уравнения равновесия, граничные условия и соотношения Коши для величин  $\sigma^*$ ,  $\varepsilon^*$ ,  $u^*$  будут подобны, приведенным при нагружении из естественного состояния. Если теперь предположить, что функцию  $f^*$  в любой точке кривой деформирования можно приблизить функцией  $f'$ , т. е. описать

таким же аналитическим выражением только с другими параметрами  $a_k^*$ , то мы уйдем от зависимости  $f^*$  от  $\varepsilon_1'$ :

$$f^* = f'(\varepsilon_u^*, T_1, a_k^*).$$

Сравнивая соотношения для пластины при нагружении из естественного состояния и соотношения для величин со звездочками отмечаем, что они совпадают с точностью до обозначений. Поэтому, решение краевой задачи для величин со звездочками можно получить из приведенного решения путем некоторых замен. Например, если известно перемещение  $u_i' = u_i'(x, \varepsilon_u', \varepsilon_y', T, a_k')$ , то соответствующее перемещение будет  $u_i^* = u_i'(x, \varepsilon_u^*, \varepsilon_y^*, T_1, a_k^*)$ , а искомое перемещение при повторном знакопеременном нагружении определяется из разностного соотношения:  $u_i'' = u_i' - u_i^*$ . Полученный результат можно распространить на случай любого  $n$ -го циклического нагружения (теорема о циклических нагружениях неоднородных упругопластических тел в температурном поле).

Численные результаты получены для трехслойной пластины – фторопласт-4 – Д16Т. В момент разгрузки ( $t_1 = 30$  мин) и последующего нагружения знакопеременной нагрузкой ( $p = 0, q = 20$  МПа) температура во внешнем несущем слое достигала 510 К, во втором – температура оставалась постоянной – 293 К.

*Работа выполнена при финансовой поддержке БР ФФИ (проект № T20P-047).*