

УДК 539.376

НЕКОТОРЫЕ ОБРАТНЫЕ ЗАДАЧИ ИЗГИБА ПЛАСТИН
ПРИ ПОЛЗУЧЕСТИ

ЦВЕЛОДУБ И. Ю.

Исследуются некоторые обратные задачи, связанные с нахождением внешних воздействий, необходимых для получения в условиях ползучести за наперед заданное время требуемой остаточной формы пластины. Подобные задачи возникают, например, при расчете технологического оборудования для обработки материалов давлением в режиме ползучести [1]. Полные деформации складываются из упругих и деформаций ползучести. Для рассматриваемых классов обратных задач доказываются теоремы единственности решения как в случае малых, так и больших прогибов.

Для решения одной из исследуемых задач (релаксационной) в случае несжимаемого неупрочняющегося при ползучести материала пластины предложен основанный на методе возмущений алгоритм, сходимость которого иллюстрируется на примере.

1. Рассмотрим пластину постоянной толщины h , нагруженную нормальными к ее поверхности силами. Введем в срединной плоскости декартову систему координат x_k ($k=1, 2$), ось z направим перпендикулярно этой плоскости. Область, занятую пластиной, обозначим через S , контур пластины — через γ . Считаем, что прогиб $w=w(x_1, x_2)$ мал в сравнении с толщиной.

Для полных деформаций пластинки имеем [2, 3]:

$$\varepsilon_{kl} = -z \partial^2 w / \partial x_k \partial x_l \quad (k, l=1, 2) \quad (1.1)$$

Уравнения равновесия имеют вид [2, 3]:

$$Q_k = \partial M_{kl} / \partial x_l, \quad \partial Q_k / \partial x_k = -q \quad (1.2)$$

$$Q_k = \int_{-h/2}^{h/2} \sigma_{zk} dz, \quad M_{kl} = \int_{-h/2}^{h/2} \sigma_{kl} z dz \quad (k, l=1, 2)$$

Здесь Q_k , M_{kl} — перерезывающие силы и моменты, q — интенсивность внешней нагрузки, σ_{kl} — компоненты тензора напряжений (в дальнейшем по повторяющимся индексам производится суммирование от единицы до двух):

При доказательстве необходимых теорем будем использовать формулу, являющуюся аналогом известного уравнения виртуальных работ [4]. Для ее получения вычислим работу напряжений σ_{kl} на деформациях ε_{kl} во всей пластине, не предполагая между этими величинами взаимосвязи

$$A = \int_{-h/2}^{h/2} \int_S \sigma_{kl} \varepsilon_{kl} dx_1 dx_2 dz = - \int_S M_{kl} \frac{\partial^2 w}{\partial x_k \partial x_l} dx_1 dx_2 \quad (1.3)$$

Последнее равенство в (1.3) имеет место в силу (1.1). На основании

(1.2) получаем соотношение

$$M_{kl} \frac{\partial^2 w}{\partial x_k \partial x_l} = \frac{\partial}{\partial x_l} \left(M_{kl} \frac{\partial w}{\partial x_k} \right) - \frac{\partial}{\partial x_k} \left(w \frac{\partial M_{kl}}{\partial x_l} \right) - qw$$

подстановка которого в (1.3) и переход к интегрированию по контуру γ дают

$$A = \int_{\gamma} \left(\frac{\partial M_{kl}}{\partial x_l} n_k w - M_{kl} \frac{\partial w}{\partial x_k} n_l \right) ds + \int_S qw dx_1 dx_2 \quad (1.4)$$

где n_k ($k=1, 2$) — компоненты единичного вектора внешней к γ нормали.

Используя известные формулы перехода от дифференцирования по x_1 и x_2 к дифференцированию по n и s (s — длина дуги контура γ), после преобразований из (1.4) получим

$$A = \int_{\gamma} \left[\left(Q + \frac{\partial H}{\partial s} \right) w - G \frac{\partial w}{\partial n} \right] ds + \int_S qw dx_1 dx_2 \quad (1.5)$$

$$Q = Q_k n_k, H = M_{kl} n_k t_l, G = M_{kl} n_k n_l$$

где t_k ($k=1, 2$) — компоненты единичного касательного к γ вектора, положительное направление которого выбирается таким образом, что при обходе области S последняя остается слева.

Равенство (1.5) является искомым уравнением виртуальных работ, оно справедливо для любых никак не связанных между собой величин σ_{kl} и ε_{kl} (а также для любых их производных по времени t), при этом ε_{kl} и w (или их любые производные по t) связаны соотношениями (1.1), а Q_k , M_{kl} и q (или их любые производные по t) — соотношениями (1.2) ($k, l=1, 2$). При помощи (1.5) можно доказать теорему единственности решения задач изгиба при ползучести, когда определяющие уравнения деформирования материала пластины с ограничением в виде неравенства, выражающего постулат устойчивости Друккера, имеют вид [5]. При этом в качестве граничных условий на γ можно задать следующие четыре комбинации: w и $\partial w / \partial n$ (при защемлении $w = \partial w / \partial n = 0$); w и G (при свободном опирании $w = G = 0$); G и $Q + \partial H / \partial s$ (на свободном краю $G = Q + \partial H / \partial s = 0$); $\partial w / \partial n$ и $Q + \partial H / \partial s$. Доказательство указанной теоремы повторяет рассуждения из [5, 6], поэтому здесь не приводится.

Сформулируем две обратные задачи изгиба при ползучести, связанные с получением за заданное время t_* заданной формы пластины.

Задача 1 (релаксационная). Какие прогибы $w_0 = w_0(x_1, x_2)$ нужно мгновенно (упруго) сообщить пластине при $t=0$ и затем в течение времени t_* оставлять их фиксированными, с тем, чтобы в момент снятия внешних нагрузок при $t=t_*$ получить заданные значения остаточных прогибов $w_{**} = w_{**}(x_1, x_2)$?

Задача 2. Какие постоянные при $0 \leq t < t_*$ нагрузки $q = q(x_1, x_2)$ нужно приложить к пластине, так, чтобы при $t=t_*$ после их мгновенного снятия получить заданные значения остаточных прогибов $w_{**} = w_{**}(x_1, x_2)$?

При этом предполагается, что в обеих задачах выполняются граничные условия одного из указанных выше четырех типов, причем в момент разгрузки при $t=t_*$ они не меняются. При $t < 0$ пластина находилась в естественном недеформированном состоянии. Определяющие уравнения деформирования материала пластины имеют вид (1.1) — (1.4) [5].

Докажем, что если решения задач 1,2 существуют, то при указанных условиях они будут единственны.

Задача 1. Рассмотрим процесс деформирования пластины при $0 \leq t < t_*$, когда прогибы w_0 фиксированы. Пусть существуют два решения, удовлетворяющие одним и тем же граничным условиям, соответствующие им разности будем обозначать Δ . Так как $\Delta w_0 = 0$ (точка означает дифференцирование по t) и в силу соответствующих нулевых граничных условий, из

(1.5) для разности двух решений получим

$$\int_{-h/2}^{h/2} \int \Delta \sigma_{kl} \Delta \varepsilon_{kl} dx_1 dx_2 dz = 0 \quad (1.6)$$

Поле напряжений, возникающих в пластине, в любой момент времени представим в виде $\sigma_{kl} = \sigma_{kl}^e + \rho_{kl}$, где σ_{kl}^e — компоненты напряжений, соответствующих решению чисто упругой задачи при текущих значениях внешних нагрузок q и при тех же граничных условиях, ρ_{kl} — компоненты остаточных напряжений, т. е. напряжений, которые возникли бы в пластине после снятия текущих внешних нагрузок q и соответствующей упругой разгрузки ($k, l=1, 2$) [4, 7].

Поле ρ_{kl} (как и его производные по t) удовлетворяет уравнениям равновесия (1.2) при $q=0$ [7]. Вследствие сказанного и на основании соотношений (1.1), (1.2) из [5] равенство (1.6) примет вид

$$\int_{-h/2}^{h/2} \int [a_{klmn} (\Delta \sigma_{mn}^e \Delta \sigma_{kl}^e + \Delta \rho_{mn} \Delta \rho_{kl}) + \Delta \eta_{kl} \Delta \sigma_{kl}] dx_1 dx_2 dz = 0 \quad (1.7)$$

поскольку

$$\int_{-h/2}^{h/2} \int a_{klmn} \Delta \sigma_{mn}^e \Delta \rho_{kl} dx_1 dx_2 dz = \int_{-h/2}^{h/2} \int a_{klmn} \Delta \rho_{mn} \Delta \sigma_{kl}^e dx_1 dx_2 dz = 0$$

так как поля $\Delta \varepsilon_{kl}^e = a_{klmn} \Delta \sigma_{mn}^e$, $\Delta \varepsilon_{kl}^e = a_{klmn} \Delta \sigma_{mn}^e$ являются совместными, соответствующими решению чисто упругой задачи.

Интегрируя (1.7) по времени от 0 до t_* и учитывая, что $\Delta \rho_{kl} = 0$ при $t=0$, получим

$$\begin{aligned} & \int_{-h/2}^{h/2} \int \left[\frac{1}{2} a_{klmn} \Delta \rho_{mn*} \Delta \rho_{kl*} + \int_0^{t_*} \Delta \eta_{kl} \Delta \sigma_{kl} dt \right] dx_1 dx_2 dz = \quad (1.8) \\ & = \frac{1}{2} \int_{-h/2}^{h/2} \int a_{klmn} (\Delta \sigma_{mn0}^e \Delta \sigma_{kl0}^e - \Delta \sigma_{mn*}^e \Delta \sigma_{kl*}^e) dx_1 dx_2 dz \leq \\ & \leq \int_{-h/2}^{h/2} \int a_{klmn} (\Delta \sigma_{mn0}^e - \Delta \sigma_{mn*}^e) \Delta \sigma_{kl0}^e dx_1 dx_2 dz = \\ & = \int_{-h/2}^{h/2} \int \Delta (\varepsilon_{kl0}^e - \varepsilon_{kl*}^e) \Delta \sigma_{kl0}^e dx_1 dx_2 dz = \int_S \Delta w_{**} \Delta q_0 dx_1 dx_2 = 0 \end{aligned}$$

При выводе (1.8) использовано известное неравенство для упругого потенциала [4]:

$$a_{klmn} x_{mn0} x_{kl0} - a_{klmn} x_{mn*} x_{kl*} \leq 2 a_{klmn} (x_{mn0} - x_{mn*}) x_{kl0} \quad (1.9)$$

справедливое для любых двух наборов чисел x_{kl0} , x_{kl*} ($k, l=1, 2$). Начальному полю деформаций $\varepsilon_{kl0}^e = a_{klmn} \sigma_{mn0}^e$ соответствуют прогибы w_0 , которые остаются фиксированными при $0 \leq t < t_*$. Поле деформаций $\varepsilon_{kl*}^e = a_{klmn} \sigma_{mn*}^e$ определяется из решения упругой задачи при внешних нагрузках в момент $t=t_*$, ему соответствует прогиб w_* . При снятии нагрузок при $t=t_*$

в пластине останутся поля напряжений и деформаций, равные разности текущих значений и упругих σ_{hl}^e и ε_{hl}^e [4, 7] (в этот момент остаточные прогибы $w_{**}=w_0-w_*$, причем они являются заданными, т. е. $\Delta w_{**}=0$).

Из свойств упругого потенциала и из постулата Друккера [5] вытекает, что соотношение (1.8) возможно только при $\Delta\sigma_{hl}=0$ для любого момента $0 \leq t < t_*$ и при $\Delta\rho_{hl*}=0$, отсюда и $\Delta\varepsilon_{hl0}^e=0$, т. е., как следует из (1.1), начальный прогиб $w_0=w_0(x_1, x_2)$ будет определяться с точностью до линейной функции координат x_1 и x_2 . Видно, что эта функция будет тождественно равна нулю, если на контуре γ (или на его части) заданы величины прогибов, как в случае первого или второго граничных условий. Утверждение доказано.

Задача 2. Поскольку при $0 \leq t < t_*$ нагрузки q постоянны, т. е. $\Delta q^* = 0$, то в силу соответствующих нулевых граничных условий для разности двух решений из (1.5) найдем

$$\int_{-h/2}^{h/2} \int \Delta\sigma_{hl} \Delta\varepsilon_{hl} dx_1 dx_2 dz = 0 \quad (1.10)$$

Интегрируя равенство (1.10) по t от нуля до t_* и используя процедуру интегрирования по частям и равенства $\sigma_{hl}^e = \text{const}$, т. е. $\sigma_{hl}^{e*} = 0$, нетрудно получить

$$I_1 - I_2 = 0, \quad I_1 = \int_{-h/2}^{h/2} \int (a_{hlmn} \Delta\rho_{mn*} \Delta\rho_{hl*} + \Delta\sigma_{hl} \Delta\varepsilon_{hl}^e) dx_1 dx_2 dz$$

$$I_2 = \int_{-h/2}^{h/2} \int \left[\frac{1}{2} a_{hlmn} \Delta\rho_{mn*} \Delta\rho_{hl*} + \int_0^{t_*} \Delta\sigma_{hl} \Delta\eta_{hl} dt \right] dx_1 dx_2 dz$$

Величину I_1 можно представить в форме

$$I_1 = \int_{-h/2}^{h/2} \int \Delta\varepsilon_{hl**} \Delta\sigma_{hl*} dx_1 dx_2 dz, \quad \Delta\varepsilon_{hl**} = a_{hlmn} \Delta\rho_{mn*} + \Delta\varepsilon_{hl}^e$$

где $\Delta\varepsilon_{hl**}$ — разность полей остаточных деформаций, возникающих в пластине при $t=t_*$ после снятия внешних нагрузок q . Из (1.5) следует, что $I_1 = \int \Delta w_{**} \Delta q dx_1 dx_2 = 0$. Таким образом, должно быть $I_2 = 0$, что возможно только при $\Delta\rho_{hl*} = 0$ и $\Delta\sigma_{hl} = 0$ при любом $0 \leq t < t_*$, отсюда и $\Delta q = 0$. Утверждение доказано.

2. Рассмотрим случай, когда прогибы пластины могут значительно превышать ее толщину; тогда вместо (1.1) будем иметь (u_k ($k=1, 2$) — компоненты перемещения в плоскости пластины):

$$\varepsilon_{hl} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_k}{\partial x_l} + \frac{\partial u_l}{\partial x_k} \right) + \frac{1}{2} \frac{\partial w}{\partial x_k} \frac{\partial w}{\partial x_l} - z \frac{\partial^2 w}{\partial x_k \partial x_l} \quad (k, l=1, 2) \quad (2.1)$$

Уравнения равновесия запишутся [2]:

$$\frac{\partial N_{kl}}{\partial x_k} + X_l = 0 \quad (l=1, 2), \quad \frac{\partial^2 M_{kl}}{\partial x_k \partial x_l} = -q - N_{kl} \frac{\partial^2 w}{\partial x_k \partial x_l}, \quad N_{kl} = \int_{-h/2}^{h/2} \sigma_{kl} dz \quad (2.2)$$

где N_{kl} — мембранные усилия, X_k — касательные составляющие внешней нагрузки ($k, l=1, 2$).

Сформулируем обратную релаксационную задачу, аналогичную рассмотренной.

Задача 3. Какие прогибы $w_0=w_0(x_1, x_2)$ необходимо мгновенно (упруго) сообщить пластине при $t=0$, а затем при $0 \leq t < t_*$ оставлять фиксированными все перемещения ее точек (т. е. $w^{\cdot} = u_k^{\cdot} = 0$ ($k=1, 2$)), а следовательно, и все компоненты деформаций, для того, чтобы при $t=t_*$ после снятия внешних нагрузок (после упругой разгрузки) получить заданные значения остаточных прогибов $w_{**}=w_{**}(x_1, x_2)$?

Считается, что при $t=0$ начальный прогиб w_0 вызывается только действием сил q , нормальных к плоскости пластины (т. е. $X_h=0$ ($k=1, 2$) при $t=0$), и в течение всего процесса деформирования, в том числе и при разгрузке, края пластины жестко защемлены, т. е. $u_k=w=\partial w/\partial n=0$ ($k=1, 2$) на γ . При $t < 0$ пластина находилась в естественном недеформированном состоянии.

Кроме того, предполагаем, что время t_* достаточно велико, так что величина упругого восстановления (по терминологии [1]) $w_* = w_0 - w_{**}$ мала, поэтому в выражениях (2.1) для полных деформаций при $0 \leq t < t_*$ членами $1/2 \partial w_*/\partial x_h \partial w_*/\partial x_l$ можно пренебречь по сравнению с $1/2 \partial w_{**}/\partial x_h \partial w_{**}/\partial x_l$ ($k, l=1, 2$) (члены, линейные по $\partial w_*/\partial x_h$, $\partial^2 w_*/\partial x_h \partial x_l$, в (2.1) сохраняются). Тогда из (2.1) при $0 \leq t < t_*$ найдем

$$\epsilon_{h l 0} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_{h 0}}{\partial x_l} + \frac{\partial u_{l 0}}{\partial x_h} \right) + \frac{1}{2} \frac{\partial w_{**}}{\partial x_h} \frac{\partial w_{**}}{\partial x_l} + \frac{1}{2} \left(\frac{\partial w_{**}}{\partial x_h} \frac{\partial w_*}{\partial x_l} + \frac{\partial w_{**}}{\partial x_l} \frac{\partial w_*}{\partial x_h} \right) - z \frac{\partial^2 (w_* + w_{**})}{\partial x_h \partial x_l} \quad (k, l=1, 2) \quad (2.3)$$

Докажем, что если существует решение задачи 3 для пластины, определяющие уравнения деформирования которой имеют вид (1.1)–(1.4) [5], то при сделанных предположениях оно будет единственным.

Поскольку при $0 \leq t < t_*$ деформации пластины остаются фиксированными, то для разности двух решений будем иметь равенство (1.6), интегрируя которое по t от нуля до t_* и применяя затем неравенство (1.9), получим

$$I_3 = I_4 \leq I_5, \quad I_3 = \int_0^{t_*} \int_{-h/2}^{h/2} \int \Delta \sigma_{kl} \Delta \eta_{kl} dx_1 dx_2 dz dt$$

$$I_4 = \frac{1}{2} \int_{-h/2}^{h/2} \int a_{klmn} (\Delta \sigma_{mn0} \Delta \sigma_{h l 0} - \Delta \sigma_{mn*} \Delta \sigma_{h l *}) dx_1 dx_2 dz$$

$$I_5 = \int_{-h/2}^{h/2} \int a_{klmn} (\Delta \sigma_{mn0} - \Delta \sigma_{mn*}) \Delta \sigma_{h l 0} dx_1 dx_2 dz$$

Индексы нули и звездочки относятся к величинам при $t=0$ и $t=t_*$ до и после разгрузки соответственно.

Разности деформаций и напряжений до и после разгрузки при $t=t_*$ связаны между собой законом Гука [7], т. е. $\epsilon_{hl*} - \epsilon_{hl**} = a_{klmn} (\sigma_{mn*} - \rho_{mn*})$, причем $\epsilon_{hl*} = \epsilon_{hl0} = a_{klmn} \sigma_{mn0}$, откуда $a_{klmn} (\sigma_{mn0} - \sigma_{mn*}) = \epsilon_{hl**} - a_{klmn} \rho_{mn*}$ ($k, l=1, 2$) и для величины I_5 в силу равенств $a_{klmn} = a_{mnhl}$ найдем

$$I_5 = \int_{-h/2}^{h/2} \int (\Delta \epsilon_{hl**} \Delta \sigma_{h l 0} - \Delta \epsilon_{h l 0} \Delta \rho_{h l *}) dx_1 dx_2 dz$$

Поле ϵ_{hl**} выражается через u_{h**} и w_{**} при помощи соотношений типа (2.1); усилия и моменты, соответствующие полям $\sigma_{h l 0}$ и $\rho_{h l *}$, удовлетворяют системе уравнений (2.2), причем $X_{h0} = X_{h**} = q_{**} = 0$ ($k=1, 2$). По-

сколькxу $w_{**}=w_{**}(x_1, x_2)$ — заданная функция, то

$$\Delta \varepsilon_{kl**} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial \Delta u_{k**}}{\partial x_l} + \frac{\partial \Delta u_{l**}}{\partial x_k} \right), \quad \Delta \varepsilon_{kl0} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial \Delta u_{k0}}{\partial x_l} + \frac{\partial \Delta u_{l0}}{\partial x_k} \right) + \frac{1}{2} \left(\frac{\partial w_{**}}{\partial x_k} \frac{\partial \Delta w_{**}}{\partial x_l} + \frac{\partial w_{**}}{\partial x_l} \frac{\partial \Delta w_{**}}{\partial x_k} \right) - z \frac{\partial^2 \Delta w_{**}}{\partial x_k \partial x_l} \quad (k, l=1, 2)$$

С учетом этих равенств и сделанных замечаний и в силу симметрии компонент тензоров напряжений получим

$$I_5 = \int_S \left[\frac{\partial \Delta u_{k**}}{\partial x_l} \Delta N_{kl0} - \left(\frac{\partial \Delta u_{k0}}{\partial x_l} + \frac{\partial w_{**}}{\partial x_k} \frac{\partial \Delta w_{**}}{\partial x_l} \right) \Delta N_{kl**} + \frac{\partial^2 \Delta w_{**}}{\partial x_k \partial x_l} \Delta M_{kl**} \right] dx_1 dx_2 = \int_S \left[\frac{\partial}{\partial x_l} \left(\Delta u_{k**} \Delta N_{kl0} - \Delta u_{k0} \Delta N_{kl**} - \Delta w_{**} \Delta N_{kl**} \frac{\partial w_{**}}{\partial x_k} \right) + \Delta w_{**} \Delta N_{kl**} \frac{\partial^2 w_{**}}{\partial x_k \partial x_l} + \frac{\partial}{\partial x_k} \left(\frac{\partial \Delta w_{**}}{\partial x_l} \Delta M_{kl**} \right) - \frac{\partial}{\partial x_l} \left(\Delta w_{**} \frac{\partial \Delta M_{kl**}}{\partial x_k} \right) + \Delta w_{**} \frac{\partial^2 \Delta M_{kl**}}{\partial x_k \partial x_l} \right] dx_1 dx_2 \quad (2.4)$$

Из третьего уравнения (2.2) следует равенство $\frac{\partial^2 \Delta M_{kl**}}{\partial x_k \partial x_l} + \Delta N_{kl**} \frac{\partial^2 w_{**}}{\partial x_k \partial x_l} = 0$, учитывая которое и переходя с помощью известной формулы Грина от интегрирования по области S к интегрированию по контуру γ , найдем

$$I_5 = \int_\gamma \left[\Delta u_{k**} \Delta p_{k0} - \Delta u_{k0} \Delta p_{k**} - \Delta w_{**} n_l \left(\Delta N_{kl**} \frac{\partial w_{**}}{\partial x_k} + \frac{\partial \Delta M_{kl**}}{\partial x_k} \right) + \frac{\partial \Delta w_{**}}{\partial x_l} \Delta M_{kl**} n_k \right] ds = \int_\gamma \left[\Delta u_{k**} \Delta p_{k0} - \Delta u_{k0} \Delta p_{k**} - \Delta w_{**} \left(\Delta p_{k**} \frac{\partial w_{**}}{\partial x_k} + \Delta Q_{**} + \frac{\partial \Delta \dot{H}_{**}}{\partial s} \right) + \Delta G_{**} \frac{\partial \Delta w_{**}}{\partial n} \right] ds \quad (2.5)$$

В последнем равенстве осуществлен переход от дифференцирования по x_1 и x_2 к дифференцированию по n и s , $p_k = N_{kl} n_l$ ($k=1, 2$) — компоненты внешних усилий, приложенных к контуру γ и лежащих в плоскости пластины.

В силу принятых граничных условий $I_5=0$. Таким образом, $I_5 \leq 0$, что возможно только при $\Delta \sigma_{kl} = 0$ ($0 \leq t \leq t_*$) [5]; отсюда и $\Delta \varepsilon_{kl0} = a_{klmn} \Delta \sigma_{mno} = 0$ ($k, l=1, 2$). При известных деформациях и граничных условиях $w_0 = u_{k0} = 0$ ($k=1, 2$) на γ , из (2.4) однозначно определяются величины w_0 и u_{k0} ($k=1, 2$). Утверждение доказано.

Отметим, что, как видно из (2.5), вместо условий жесткого защемления контура пластины при $0 \leq t \leq t_*$ в качестве граничных условий можно принять, например, следующие: $p_{k0} = p_{k**} = G_{**} = Q_{**} + \partial H_{**} / \partial s = 0$ на γ , что соответствует отсутствию мембранных усилий при $t=0$ и полностью свободному от внешних нагрузок контуру после разгрузки при $t=t_*$, а также некоторые другие комбинации граничных условий, при которых $I_5=0$. Во всех этих случаях будет иметь место единственность решения рассмотренной релаксационной задачи, по крайней мере, с точностью до смещения пластины как жесткого целого.

3. Исследуем обратную релаксационную задачу (задачу 3) изгиба пластины, материал которой является изотропным несжимаемым и подчиняющимся степенному закону ползучести [3]. В этом случае для полных де-

формаций будем иметь

$$\varepsilon_{kl} = \frac{3}{2} \frac{\sigma_{kl}^0}{E} + \frac{3}{2} B \int_0^t \sigma_i^{n-1} \sigma_{kl}^0 dt \quad (k, l=1, 2) \quad (3.1)$$

где E — модуль Юнга, B , n — константы ползучести, причем n — натуральное число, большее единицы, что обеспечивает выполнимость постулата устойчивости Друккера [8], σ_{kl}^0 — компоненты девиатора напряжений, $\sigma_i = (\frac{3}{2} \sigma_{kl}^0 \sigma_{kl}^0)^{1/2}$ — интенсивность напряжений.

Поскольку $\varepsilon_{kl} = 0$ ($k, l=1, 2$) при $0 \leq t < t_*$, то из (3.1) можно получить (3.2)

$$\sigma_{kl*} = f \sigma_{kl0}, \quad f = \left[1 + \left(\frac{\sigma_{i0}}{\delta} \right)^{n-1} \right]^*, \quad \delta = [BE(n-1)\sigma^{n-1}t_*]^*, \quad \kappa = -\frac{1}{n-1}$$

где σ_{i0} — безразмерная величина интенсивности напряжений при $t=0$, отнесенная к некоторой характерной величине $\sigma > 0$.

Равенства (3.2) необходимо дополнить соотношениями закона Гука для ε_{kl0} и σ_{kl0} (ε_{kl0} определены в (2.3)):

$$\varepsilon_{kl0} = \frac{3}{2} \sigma_{kl0}^0 / E \quad (k, l=1, 2) \quad (3.3)$$

уравнениями упругой разгрузки [7] (где ε_{kl**} выражаются через u_{k**} и w_{**} согласно (2.1)):

$$\varepsilon_{kl*} - \varepsilon_{kl**} = \varepsilon_{kl0} - \varepsilon_{kl**} = \frac{3}{2} (\sigma_{kl*}^0 - \rho_{kl*}^0) / E \quad (k, l=1, 2) \quad (3.4)$$

и уравнениями равновесия при $t=0$ и $t=t_*$ (после разгрузки):

$$\frac{\partial N_{kl0}}{\partial x_k} = \frac{\partial N_{kl**}}{\partial x_k} = 0 \quad (l=1, 2), \quad \frac{\partial^2 M_{kl**}}{\partial x_k \partial x_l} = -N_{kl**} \frac{\partial^2 w_{**}}{\partial x_k \partial x_l} \quad (3.5)$$

Соотношения (3.2)–(3.5) представляют собой систему уравнений для нахождения 14 неизвестных: u_{kl0} , u_{k**} , w_{**} , σ_{kl0} , σ_{kl*} и ρ_{kl*} ($k, l=1, 2$). Ее интегрирование (даже численное) в общем случае весьма затруднительно.

Для решения рассматриваемой задачи в случае достаточно большого времени выдержки t_* может быть применен метод возмущений [9]. Действительно, из (3.2) следует, что $\sigma_{kl*} \rightarrow 0$ ($k, l=1, 2$) при $t_* \rightarrow \infty$. Тогда, как видно из (3.4), $w_{**} \rightarrow 0$ при $t_* \rightarrow \infty$, т. е. при больших значениях t_* величина остаточного (заданного) прогиба w_{**} будет приближаться к величине начального (искомого) прогиба w_0 . Это позволяет искать выражение для w_0 в виде: $w_0 = w_{**} + \delta w_{*1} + \delta^2 w_{*2} + \dots$, где δ — малый параметр, определенный в (3.2), причем $\delta \rightarrow 0$ при $t_* \rightarrow \infty$. Тогда для функции f из (3.2) получим разложение

$$f = \frac{\delta}{\sigma_{i0}} - \frac{1}{n-1} \left(\frac{\delta}{\sigma_{i0}} \right)^n + \frac{n}{2(n-1)^2} \left(\frac{\delta}{\sigma_{i0}} \right)^{2n-1} + \dots \quad (3.6)$$

Применяя обычную методику [9], величины всех неизвестных напряжений и перемещений представляем в виде рядов по степеням δ , выделяя затем в (3.2)–(3.6) члены при одинаковых степенях. В нулевом приближении полагаем $w_0 = w_{**}$, а σ_{kl0} и u_{kl0} ($k, l=1, 2$) определяются из (2.3), (3.3) и первых двух уравнений (3.5) с соответствующими граничными условиями, что сведется к решению неоднородной (вследствие наличия членов $\frac{1}{2} \partial w_{**} / \partial x_k \partial w_{**} / \partial x_l$ в (2.3)) плоской задачи теории упругости в напряжениях или перемещениях.

Как следует из (3.2) и (3.6), при $\delta \rightarrow 0$ величины σ_{kl*} являются малыми первого, а σ_{kl0} — нулевого порядков ($k, l=1, 2$). Поэтому для любого приближения компоненты σ_{kl*} будут известны из предыдущих прибли-

жений, что существенно упрощает задачу, поскольку она сводится к последовательному решению линейных относительно неизвестных величин систем уравнений.

Процедура получения из (3.2)–(3.6) систем уравнений соответствующих приближений очевидна [9]. Не выписывая ввиду громоздкости их в общем случае, в качестве простейшего примера рассмотрим задачу о деформировании длинной полосы ширины a , когда $w_{**}=w_{**}(x)$ и все величины зависят только от одной координаты x , перемещения в направлении второй оси равны нулю. Система (3.2)–(3.6) сведется к следующей:

$$\begin{aligned} \sigma_* &= \sigma_0 [1 + (\sigma_0/\delta_1)^{n-1}]^*, & \delta_1 &= [BE(n-1) (\sqrt{3}/2\sigma)^{n-1} t_*]^* & (3.7) \\ u_0' + 1/2 (w_{**}')^2 + w_{**}' w_*' - z (w_{**}'' + w_*'') &= 3/4 \sigma_0 / E \\ N_0 = \text{const}, & u_0' - u_{**}' + w_{**}' w_*' - z w_{**}'' &= 3/4 \sigma (\sigma_* - \rho_*) / E \\ N_{**} &= \text{const}, & M_{**}'' &= -N_{**} w_{**}'' \end{aligned}$$

В (3.7) величины всех напряжений, усилий и моментов отнесены к σ ; штрих означает дифференцирование по x .

В качестве граничных условий примем: $u_0 = u_{**} = w_* = M_{**} = 0$ при $x=0, a$, что обеспечивает, как видно из (2.5), единственность решения поставленной задачи.

Для величины σ_* из (3.7) получим

$$\sigma_* = \delta_1 - \delta_1^n \frac{1}{(n-1)} \frac{1}{\sigma_0^{n-1}} + \delta_1^{2n-1} \frac{n}{2(n-1)^2} \frac{1}{\sigma_0^{2n-2}} + \dots \quad (3.8)$$

Для нулевого приближения, соответствующего $\delta_1=0$, из (3.7) имеем

$$\begin{aligned} w_* = 0, & \quad u_0 = u_{**} = \frac{x}{2a} \int_0^a (w_{**}')^2 dx - \frac{1}{2} \int_0^x (w_{**}')^2 dx \\ \sigma_0 &= \frac{4E}{3\sigma} \left[\frac{1}{2a} \int_0^a (w_{**}')^2 dx - z w_{**}'' \right] \end{aligned}$$

Найдем последующие приближения. Пусть для определенности $n=3$, $w_{**} = \alpha x(a-x)$. Тогда $\sigma_0 = 1/3 E \alpha (1/6 \alpha a^2 + 2z) / \sigma$. Величину σ выберем из условия: $\max \sigma_0 = 1$, т. е. $\sigma = 1/3 E \alpha (1/6 \alpha a^2 + h)$, откуда $\sigma_0 = (\alpha a^2 + 12z) / (\alpha a^2 + 6h)$. Кроме того, считаем, что $\sigma_0 > 0$ всюду в пластине, т. е. $k = 1/6 \alpha a^2 / h = 2/3 \max w_{**} / h > 1$.

Из (3.7), (3.8) для приближений, не выше третьего, нетрудно получить

$$\begin{aligned} u_{0i} / \sigma &= (1/60 \alpha^2 a^5 N_{**i} / D) (2\xi - 3) (2\xi + 1) - 1/3 \alpha a^3 M_{*i} / D \xi (\xi - 1) (2\xi - 1) \\ u_{**i} &= 0, & w_{*i} / \sigma &= [1/12 \alpha a^4 N_{**i} (\xi^2 - \xi - 1) / D - \\ & - 1/2 a^2 M_{*i} / D] \xi (\xi - 1), & N_{**i} &= (N_{*i} - 12k M_{*i} / h) / A_1 \\ A_1 &= 1 + 7z/5k^2, & D &= 1/9 E h^3, & \xi &= x/a \quad (0 \leq \xi \leq 1) \end{aligned}$$

где $i(i \leq 3)$ указывает на номер соответствующего приближения.

Из (3.8) следует, что $\sigma_{*1} = 1$, $\sigma_{*2} = 0$, $\sigma_{*3} = -1/2 \sigma_0^{-2}$, откуда $N_{*1} = h$, $M_{*1} = N_{*2} = M_{*2} = 0$, $N_{*3} = -1/2 h (k+1) / (k-1)$, $M_{*3} = 1/8 h^2 (k+1)^2 [2k / (k^2 - 1) - \ln((k+1)/(k-1))]$.

Таким образом, с учетом трех приближений для величины w_0 , отнесенной к $\max w_{**} = 1/4 \alpha a^2$, получим

$$\frac{w_0}{\max w_{**}} = 4\xi (1-\xi) \left\{ 1 + \frac{6k(k+1)}{A_1} \delta_1 (1+\xi-\xi^2) - \right. \quad (3.9)$$

$$-3(k+1)^2\delta_1^3 \left[\frac{k}{A_1} \left(\frac{6k^2+1}{k-1} - 3k(k+1) \ln \frac{k+1}{k-1} \right) (1+\xi-\xi^2) - \frac{k+1}{4} \left(\frac{2k}{k^2-1} - \ln \frac{k+1}{k-1} \right) \right] + \dots$$

Вычисления при различных $k > 1$ показывают хорошую сходимость первых приближений, причем она тем лучше, чем больше величина k . Так, для $k=10$, что соответствует $\max w_{**}=15h$, при $\delta_1 \leq 0,29$ учет третьего приближения в (3.9) дает поправку к величине $w_0/\max w_{**}$, не превосходящую 1%. С учетом первых трех приближений из (3.9) при $\xi=0,5$ получим $\max w_0=1,156 \max w_{**}$ при $\delta_1=0,29$, $k=10$.

ЛИТЕРАТУРА

1. Горев Б. В., Клопогов И. Д., Раевская Г. А., Соснин О. В. К вопросу обработки материалов давлением в режиме ползучести. — ПМТФ, 1980, № 5, с. 185—191.
2. Тимошенко С. П., Войновский-Кригер С. Пластины и оболочки. М.: Физматгиз, 1963. 635 с.
3. Работнов Ю. Н. Ползучесть элементов конструкций. М.: Наука, 1966. 752 с.
4. Койгер В. Т. Общие теоремы теории упругопластических сред. М.: Изд-во иностр. лит., 1961. 79 с.
5. Целлодуб И. Ю. К теории ползучести упрочняющихся материалов. — Изв. АН СССР. МТТ, 1983, № 3, с. 94—101.
6. Целлодуб И. Ю. К теории нелинейной вязкоупругости. — Изв. АН СССР. МТТ, 1982, № 2, с. 70—75.
7. Лениж Ю. Р. Определение остаточного прогиба и остаточных усилий при разгрузении гибких упругопластических пластинок. — Изв. АН СССР. ОТН. Механика и машиностроение, 1959, № 3, с. 154—157.
8. Целлодуб И. Ю. О построении определяющих уравнений установившейся ползучести. — Изв. АН СССР. МТТ, 1979, № 3, с. 104—110.
9. Ивлев Д. Д., Ершов Л. В. Метод возмущений в теории упругопластического тела. М.: Наука, 1978. 208 с.

Новосибирск

Поступила в редакцию
15.VIII.1984