ЧИСЛЕННО-АНАЛИТИЧЕСКИЙ МЕТОД РЕШЕНИЯ ПЛОСКОЙ ЗАДАЧИ РАВНОНАПРЯЖЕННОГО АРМИРОВАНИЯ МЕТАЛЛОКОМПОЗИТНЫХ ПЛАСТИН ПРИ УСТАНОВИВШЕЙСЯ ПОЛЗУЧЕСТИ

А.П. Янковский

Институт теоретической и прикладной механики им. С.А. Христиановича СО РАН, Новосибирск, 630090, Россия

На основе синтеза метода простой итерации и обобщенных методов Рунге–Кутты численно проинтегрирована задача равнонапряженного армирования пластин, нагруженных в своей плоскости и работающих в условиях установившейся ползучести. Показана возможность существования нескольких альтернативных решений рассматриваемой задачи, которые можно надежно выделять, используя разработанный алгоритм. Построены конкретные проекты равнонапряженного армирования двусвязной пластины при разных типах ее нагружения.

NUMERICAL-ANALYTICAL METHOD OF SOLVING THE PLANE PROBLEM OF EQUAL-STRESSED REINFORCEMENT OF METAL-COMPOSITE PLATES UNDER STEADY CREEP CONDITIONS

A.P. Yankovskii

Khristianovich Institute of Theoretical and Applied Mechanics SB RAS, Novosibirsk, 630090, Russia

The problem of equal-stressed reinforcement of plates loaded in plane and operating under conditions of steady creep is integrated numerically by performing the synthesis of a simple iteration method and generalized Runge–Kutta methods. It is shown that there may be several alternative solutions to the problem under consideration, and all solutions can be selected reliably using the developed algorithm. Specific projects of equal-stress-reinforcement of a doubly-connected plate subjected to different loading conditions are developed.

1. Введение

При проектировании металлокомпозитных пластин целесообразно осуществлять их оптимизацию. Одним из прочностных критериев рационального армирования тонкостенных конструкций является требование равнонапряженности силовых элементов — волокон (проволок) — вдоль их траекторий, так как при этом несущая способность арматуры используется наиболее полно.

При длительной эксплуатации изделия в случае статического термосилового нагружения подавляющую часть времени металлокомпозитная конструкция работает в условиях установившейся ползучести [1], поэтому актуальной является проблема равнонапряженного армирования (РА) тонкостенных конструкций, работающих в условиях установившейся ползучести всех составляющих композицию материалов.

Постановка задачи РА металлокомпозитных пластин, нагруженных в своей плоскости и усиленных волокнами постоянного поперечного сечения, находящихся в условиях установившейся ползучести, и математический анализ соответствующей системы разрешающих уравнений приведены в работе [2], где показано, что получающаяся система квазилинейных уравнений смешанно-составного типа и

соответствующие ей нелинейные граничные условия не позволяют надеяться на построение широкого круга аналитических решений и требуют разработки обоснованных численных процедур решения. В то же время отмеченные в [2] особенности разрешающей системы уравнений не допускают простой перенос известных методов численного интегрирования квазилинейных систем уравнений [3] на решение рассматриваемой задачи.

Настоящая работа посвящается разработке численно-аналитического метода интегрирования плоской задачи РА металлокомпозитных пластин, работающих в условиях установившейся ползучести.

2. Система разрешающих уравнений и граничные условия

Предполагается, что в равномерно нагретую пластину постоянной толщины внедрено два семейства армирующих проволок постоянного поперечного сечения. С практической точки зрения это условие не является обременительным, так как в композитных пластинах несущие элементы — арматура — должны воспринимать соизмеримые напряжения на площадках, различно ориентированных по двум направлениям. При решении столь сложных обратных задач как РА тонкостенных конструкций целесообразно ориентироваться на достаточно простую структурную модель армированного слоя [4, 5], позволяющую в дальнейшем эффективно проводить анализ возникающих краевых задач и удовлетворительно согласующуюся с известными экспериментальными данными [6]. В рамках этой модели замкнутая система разрешающих уравнений, содержащая в качестве неизвестных функций скорости перемещений при установившейся ползучести v_1, v_2 и параметры РА ω_k, ψ_k , включает [2]:

уравнения равновесия

$$(-1)^{i}\sum_{k}\sigma_{k}\omega_{k}l_{kj}\partial_{S}\left(\psi_{k},\psi_{k}\right)+A_{i}\left(\mathbf{v},\boldsymbol{\omega}\right)=-X_{i}\left(\mathbf{x},\boldsymbol{\omega}\right)\quad\left(i=1,\,2,\,j=3-i,\,k=1,\,2\right),\quad(1)$$

условия постоянства поперечных сечений волокон

$$\partial_{S}(\Psi_{k}, \omega_{k}) + \omega_{k}\partial_{N}(\Psi_{k}, \Psi_{k}) = 0 \quad (k = 1, 2), \qquad (2)$$

условия равнонапряженности арматуры

$$\partial_{s}(\psi_{k}, v_{1})\cos\psi_{k} + \partial_{s}(\psi_{k}, v_{2})\sin\psi_{k} = \xi_{k} = f_{k}(\sigma_{k}) = \text{const}, \ \sigma_{k} = \text{const} \ (k = 1, 2), \quad (3)$$

где

$$A_{i}(\mathbf{v}, \mathbf{\omega}) = 2 \Big[a g_{0}(H) \Big(2v_{i,i} + v_{j,j} \Big) \Big]_{i} + \Big[a g_{0}(H) \Big(v_{i,j} + v_{j,i} \Big) \Big]_{j}, \quad (j = 3 - i),$$

$$X_{i}(\mathbf{x}, \mathbf{\omega}) \equiv X_{i}^{0}(\mathbf{x}) a + \sum_{k} X_{i}^{(k)}(\mathbf{x}) \omega_{k} \quad (i = 1, 2), \quad a = 1 - \Omega, \quad \Omega = \sum_{k} \omega_{k},$$

$$l_{k1} = \cos \psi_{k}, \quad l_{k2} = \sin \psi_{k},$$

$$\partial_{S}(\psi_{k}, \bullet) = (\bullet)_{,1} \cos \psi_{k} + (\bullet)_{,2} \sin \psi_{k},$$

$$(4)$$

$$\partial_{N}(\psi_{k}, \bullet) = \partial_{S}(\psi_{k} + \pi/2, \bullet) = -(\bullet)_{,1} \sin \psi_{k} + (\bullet)_{,2} \cos \psi_{k},$$

$$\mathbf{v} = \{v_{1}, v_{2}\}, \quad \mathbf{x} = \{x_{1}, x_{2}\}, \quad \mathbf{\omega} = \{\omega_{1}, \omega_{2}\},$$

$$H = 2\sqrt{v_{1,1}^{2} + v_{1,1}v_{2,2} + v_{2,2}^{2} + 0,25(v_{1,2} + v_{2,1})^{2}}$$

(суммирование производится по указанному индексу от 1 до 2; нижний индекс после запятой означает частное дифференцирование по соответствующей переменной x_i ; нижние индексы «*S*» и «*N*» символизируют продольные (*S*) и поперечные (*N*) направления, в частности, $\partial_s(\psi_k, \cdot)$ — оператор дифференцирования, по направлению, задаваемому углом ψ_k , $\partial_N(\psi_k, \cdot)$ — оператор дифференцирования по направлению, ортогональному к направлению, задаваемому углом ψ_k ; знак «·» символизирует произвольную функцию, на которую действует соответствующий дифференциальный оператор).

Пусть область G, занимаемая конструкцией в плане, ограничена контуром Γ , тогда на одной части этого контура — Γ_p , могут быть заданы статические граничные условия [2]

$$\sum_{k} \sigma_{k} \omega_{k} \cos^{2} (\psi_{k} - \beta) + D_{n} (\mathbf{v}, \boldsymbol{\omega}) = p_{n},$$

$$\sum_{k} \sigma_{k} \omega_{k} \sin 2 (\psi_{k} - \beta) + D_{\tau} (\mathbf{v}, \boldsymbol{\omega}) = 2p_{\tau}, \qquad (x_{1}, x_{2}) \in \Gamma_{p},$$
(5)

где

$$D_{n}(\mathbf{v}, \mathbf{\omega}) = 2ag_{0}(H) \Big[v_{1,1} (1 + n_{1}^{2}) + v_{2,2} (1 + n_{2}^{2}) + (v_{1,2} + v_{2,1}) n_{1} n_{2} \Big],$$

$$D_{\tau}(\mathbf{v}, \mathbf{\omega}) = 2ag_{0}(H) \Big[2(v_{2,2} - v_{1,1}) n_{1} n_{2} + (v_{1,2} + v_{2,1}) (n_{1}^{2} - n_{2}^{2}) \Big],$$

$$n_{1} = \cos\beta, \quad n_{2} = \sin\beta,$$
(6)

а на другой части — Г,, кинематические граничные условия

$$v_i(\Gamma_v) = v_i^0(\Gamma_v) \qquad (i = 1, 2).$$
⁽⁷⁾

Кроме того, на части $\Gamma_{\omega k}$ контура Γ , на которой волокна *k*-го семейства «входят» в пластину, необходимо задать краевые условия для интенсивностей армирования [2]:

$$\omega_k(\Gamma_{\omega k}) = \omega_{0k} \qquad (k = 1, 2). \tag{8}$$

Решение краевой задачи РА (1)-(3), (5), (7), (8) также должно удовлетворять физическим ограничениям [2]:

$$0 \le \omega_k \quad (k = 1, 2), \qquad 0 \le \Omega \le \omega_* < 1. \tag{9}$$

В уравнениях и соотношениях (1)–(9) используются обозначения: X_i , v_i — компоненты векторов приведенных объемных (массовых) нагрузок и скорости установившейся ползучести точек пластины по направлениям x_i (i = 1, 2) прямоугольной декартовой системы координат; X_i^0 , $X_i^{(k)}$ — компоненты удельных объемных (массовых) нагрузок, действующих на связующее и арматуру k-го семейства; σ_k , ξ_k — напряжение и скорость деформации ползучести в k-м семействе арматуры,

связанные известной зависимостью $\xi_k = f_k(\sigma_k); g_0(H)$ — заданная функция, являющаяся коэффициентом пропорциональности между интенсивностью касательных напряжений T и интенсивностью скоростей деформаций H в связующем: $T = g_0(H)H;$ ω_k, ψ_k — интенсивность и угол армирования волокнами k-го семейства (отсчитываемый от направления x_1); ω_* — предельно допустимая удельная суммарная плотность армирования (на практике $\omega_* \approx 0,7$); p_n, p_τ — нормальные и касательные контурные напряжения соответственно; v_i^0 — заданные компоненты скорости перемещения точек контура $\Gamma_{\nu}; \beta$ — угол, задающий направление внешней нормали к контуру $\Gamma; \omega_{0k}$ — заданные на контуре $\Gamma_{\omega k}$ краевые значения функций ω_k .

В случае степенного закона $\xi = B\sigma^m$, связывающего скорость деформации ползучести ξ и напряжение σ в материале каждой компоненты композиции, имеют место зависимости [1]:

$$g_{0}(H) = b_{0}H^{\mu_{0}-1}, \qquad b_{0} = \overline{B}_{0}^{-\mu_{0}}, \qquad \overline{B}_{0} = \sqrt{3^{m_{0}+1}}B_{0},$$

$$\mu_{0} = 1/m_{0}, \qquad f_{k}(\sigma_{k}) = B_{k}\sigma_{k}^{m_{k}} \qquad (k = 1, 2),$$
(10)

где B_0, m_0, B_k, m_k — известные характеристики установившейся ползучести материалов связующего и арматуры *k*-го семейства.

В работе [2] показано, что система разрешающих уравнений (1)–(3) представляет собой систему квазилинейных уравнений смешанно-составного типа [7], причем траектории армирования, определяемые углами ψ_k , являются ее действительными характеристиками. Структура уравнений (1)–(3) и граничных условий (5) (с учетом соотношений (4), (6)) показывает, что задачи определения параметров РА ψ_k , ω_k и поля скоростей установившейся ползучести v_1 , v_2 связаны друг с другом и решать их необходимо совместно. Последнее обстоятельство существенно усложняет разработку методов решения нелинейной краевой задачи РА (1)–(3), (5), (7), (8).

З а м е ч а н и е. По известным из решения краевой задачи (1)–(8) скоростям перемещений v_i с помощью формул (1.2)–(1.4) из работы [2] можно вычислить напряженное состояние во всех компонентах и в композиции пластины в целом в условиях установившейся ползучести. Если, помимо этого, известно и начальное напряженное состояние в конструкции $\overline{\sigma}_{ij}$ (оно определяется, например, методами, изложенными в книге [4], в предположении, что структура армирования (ψ_k , ω_k) уже найдена из решения задачи (1)–(8)), то решение задачи о неустановившейся ползучести на первой ее стадии можно получить приближенно, используя методику, предложенную в работе [1]. Для этого текущие осредненные напряжения в пластине представляются в виде:

$$\overline{\overline{\sigma}}_{ij} = (1 - \tau(t))\overline{\sigma}_{ij} + \tau(t)\sigma_{ij} \quad (i, j = 1, 2),$$

где σ_{ij} — напряжения в условиях установившейся ползучести (см. формулы (1.2)–(1.4) в статье [2]); $\tau(t)$ — монотонная функция времени t, возрастающая от значения $\tau = 0$ в начальный момент времени t = 0 до $\tau = 1$ при $t \to \infty$. Функция $\tau(t)$ определяется, исходя из экстремальных принципов теории ползучести (см. § 34 работы [1]). В случае

изотропных пластин реализация такого подхода не вызывает особых трудностей (так как при этом почти дословно повторяются все рассуждения § 34 [1]), а в случае сложно армированных пластин (который имеет место в рамках рассматриваемой проблемы PA) требуется проведение дополнительного, более тщательного, исследования, выходящего за рамки настоящей работы. Знание функции $\tau(t)$ позволит оценить момент времени $t = t_*$, при превышении которого ($\tau(t_*) \approx 1$) ползучесть во всех компонентах композиции может считаться установившейся. Так как теория ползучести сложно армированных металлокомпозитных конструкций на сегодняшний день находится в зачаточном состоянии [5], то предложенный выше подход является, по-видимому, наиболее удобным с практической точки зрения для оценки условий возникновения установившейся ползучести в металлокомпозитных изделиях.

3. Метод решения

В настоящее время теория систем квазилинейных уравнений смешанно-составного типа разработана недостаточно полно [7] и не дает возможности в общем случае аналитически исследовать свойства решений замкнутой системы уравнений, математически описывающей проблему РА, поэтому целесообразно воспользоваться какими-либо упрощениями этой системы и соответствующих ей граничных условий.

Важная особенность системы разрешающих уравнений задачи РА (1)-(3) заключается в том, что при выборе определенных материалов, составляющих композицию, слагаемые $A_i(\mathbf{v}, \boldsymbol{\omega})$ в выражении (1) и $D_n(\mathbf{v}, \boldsymbol{\omega}), D_\tau(\mathbf{v}, \boldsymbol{\omega})$ в выражениях (5) малы по сравнению с первыми слагаемыми, стоящими в левых частях этих равенств. Действительно, первые слагаемые в (1) и (5) пропорциональны напряжениям в арматуре σ_k , а значения $A_i(\mathbf{v}, \boldsymbol{\omega}), D_n(\mathbf{v}, \boldsymbol{\omega}), D_\tau(\mathbf{v}, \boldsymbol{\omega}),$ согласно выражениям (4), (6), определяются напряжениями в связующем [2], которые могут быть пренебрежимо малыми по сравнению с σ_k . Так в случае изготовления металлокомпозитной пластины путем внедрения в медное связующее (Cu) армирующей стальной проволоки (У8А) характеристики материалов компонент композиции (см. выражения (10)) при температуре $\theta \approx 200^{\circ} C$ имеют значения [8, 9] (размерность характеристик $B_i - 1/[(M\Pi a)^{m_i} \mathbf{y}], i = 0, 1$):

Cu:
$$m_0 = 2,16$$
, $B_0 = 5,63 \cdot 10^{-9}$,
V8A: $m_1 = 24,98$, $B_1 = 1,054 \cdot 10^{-84}$. (11)

Оценить уровень напряженного состояния в связующем и арматуре позволяет условие для предельно допустимой скорости деформации ползучести ξ_{max} , которая регламентирована для целого ряда несущих элементов (диски турбин и др.) [10]:

$$|\xi_k| \le \xi_{\max} = 10^{-9} \dots 10^{-7} 1/4 \qquad (k = 0, 1, 2).$$
 (12)

При этом напряжения $\sigma_k = b_k \xi_k^{\mu_k}$ ($b_k = B_k^{-\mu_k}$, $\mu_k = 1/m_k$, k = 0, 1, 2) в материалах компонент композиции с учетом (10)–(12) соотносятся следующим образом:

$$|\sigma_0/\sigma_k| \le 4, 5 \cdot 10^{-4} \dots 3, 1 \cdot 10^{-3}$$
 (k = 1, 2),

то есть напряжения в связующем σ_0 пренебрежимо малы по сравнению с напряжениями в арматуре σ_k .

З а м е ч а н и е. Подобные оценки малости σ_0 по сравнению с σ_k (k = 1, 2) можно получить и в случаях использования в качестве арматуры вольфрамовых проволок [11], а в качестве связующего — алюминиевых сплавов [12] и др. Кроме того, при соответствующем обезразмеривании соотношений (1) и (5) в них может быть выделен малый параметр (например, $\varepsilon = B_1/B_0$, см. характеристики материалов (11)), стоящий сомножителем при $A_i(\mathbf{v}, \boldsymbol{\omega})$, $D_n(\mathbf{v}, \boldsymbol{\omega})$, $D_{\tau}(\mathbf{v}, \boldsymbol{\omega})$. Однако этот вопрос здесь не рассматривается по причине ограниченного объема статьи.

В силу показанной малости слагаемых $A_i(\mathbf{v}, \boldsymbol{\omega})$, $D_n(\mathbf{v}, \boldsymbol{\omega})$, $D_{\tau}(\mathbf{v}, \boldsymbol{\omega})$ в соотношениях (1), (5) здесь для решения сформулированной задачи РА используется следующий метод простой итерации. Пусть $\psi_k^{(s)}$, $\omega_k^{(s)}$, $v_i^{(s)}$ — *s*-е приближения неизвестных функций (*i* = 1, 2, *k* = 1, 2), тогда (*s* + 1)-е приближения получаются путем интегрирования преобразованных уравнений (1)–(3):

$$(-1)^{i} \sum_{k} \sigma_{k} \omega_{k}^{(r)} l_{kj}^{(r)} \partial_{S} \left(\psi_{k}^{(r)}, \psi_{k}^{(r)} \right) = -X_{i} \left(\mathbf{x}, \boldsymbol{\omega}^{(r)} \right) - A_{i} \left(\mathbf{v}^{(s)}, \boldsymbol{\omega}^{(s)} \right) \quad (j = 3 - i, \ i = 1, 2),$$

$$(13)$$

$$\partial_{S} \left(\psi_{k}^{(r)}, \omega_{k}^{(r)} \right) + \omega_{k}^{(r)} \partial_{N} \left(\psi_{k}^{(r)}, \psi_{k}^{(r)} \right) = 0 \quad (k = 1, 2),$$

$$\partial_{S} \left(\psi_{k}^{(r)}, v_{1}^{(r)} \right) \cos \psi_{k}^{(r)} + \partial_{S} \left(\psi_{k}^{(r)}, v_{2}^{(r)} \right) \sin \psi_{k}^{(r)} = \xi_{k} = f_{k} \left(\sigma_{k} \right) = \text{const},$$

$$(k = 1, 2), \quad (x_{1}, x_{2}) \in G$$

$$(14)$$

при граничных и краевых условиях

$$\sum_{k} \sigma_{k} \omega_{k}^{(r)} \cos^{2} \left(\psi_{k}^{(r)} - \beta \right) = p_{n} - D_{n} \left(\mathbf{v}^{(s)}, \boldsymbol{\omega}^{(s)} \right),$$

$$\sum_{k} \sigma_{k} \omega_{k}^{(r)} \sin^{2} \left(\psi_{k}^{(r)} - \beta \right) = 2 p_{\tau} - D_{\tau} \left(\mathbf{v}^{(s)}, \boldsymbol{\omega}^{(s)} \right), \quad (x_{1}, x_{2}) \in \Gamma_{p},$$
(15)

$$v_i^{(r)}(\Gamma_v) = v_i^0(\Gamma_v), \quad i = 1, 2;$$
 (16)

$$\omega_k^{(r)}(\Gamma_{\omega k}) = \omega_{0k} \qquad (k = 1, 2; r = s + 1).$$
(17)

Для начала итерационного процесса нулевое приближение выбирается в виде:

$$v_i^{(0)} = 0$$
 $(i = 1, 2)$. (18)

Здесь $\mathbf{v}^{(s)}$, $\boldsymbol{\omega}^{(s)}$ — векторные функции, подобные \mathbf{v} , $\boldsymbol{\omega}$ (см. выражения (4)).

Для каждого $r \ge 1$ система (13), (14) распадается на две подсистемы: первая из них — (13), состоит из четырех квазилинейных уравнений и замкнута относительно приближений параметров РА $\psi_k^{(r)}$, $\omega_k^{(r)}$, а вторая — (14), включает два уравнения и при $\psi_k^{(r)}$, известных из (13), замкнута относительно приближений скоростей $v_k^{(r)}$ (k = 1, 2). Аналогичным образом распадаются граничные и краевые условия (15)–(17): условия (15), (17) состоят из четырех равенств и замкнуты относительно

контурных значений функций $\psi_k^{(r)}$, $\omega_k^{(r)}$, а кинематические условия (16) определяют на Γ_v контурные значения двух функций $v_k^{(r)}$ (k = 1, 2).

Таким образом, итерационный процесс (13)–(18) позволяет расщепить связанную задачу определения параметров РА и поля скоростей установившейся ползучести на отдельные подзадачи, которые затем интегрируются последовательно на каждой итерации.

Следует более подробно проанализировать уравнения итерационного процесса (13)–(18).

Правые части в двух первых уравнениях (13) могут трактоваться как возмущенные объемные (массовые) нагрузки, при этом система (13) формально совпадает с подробно исследованной в работе [2] системой (3.4), (3.5) и обладает следующими основными свойствами. Согласно работе [2], эта система квазилинейных уравнений с частными производными первого порядка имеет две двукратные действительные характеристики, определяемые углами $\psi_k^{(r)}$ (k = 1, 2), но не подпадает ни под один тип существующей на сегодняшний день классификации систем уравнений с частными производными [13]. Система (13) обладает свойствами, присущими как гиперболическим (ее нельзя считать гиперболической, так как она не приводится к характеристической форме [2, 14]), так и параболическим (ее нельзя считать параболической, так как в общем случае в силу неравенства $\psi_1^{(r)} \neq \psi_2^{(r)}$ характеристики разных семейств различны) системам уравнений. Однако при отсутствии объемных нагрузок ($X_i \equiv 0$, i = 1, 2) на первой итерации (r = 1) вследствие выбора начального приближения в виде (18) система (13) распадается на две замкнутые (для каждого k) подсистемы параболического типа (см. формулу (3.14) в работе [2]). С другой стороны, характеристики системы (13) являются линиями слабых разрывов [2, 14], поэтому, например, решение задачи Коши для неё может быть получено (об этом свидетельствуют многочисленные расчеты, проведенные автором) лишь в области определенности решения, что характерно для решений задачи Коши в случае систем гиперболических уравнений [14].

Так как углы ψ_k задают траектории PA, а $\psi_k^{(r)}$ — *r*-е приближения к ψ_k , то и характеристики системы (13) могут трактоваться как *r*-е приближения к траекториям армирования. Если итерационный процесс сходится, то характеристики системы (13) совпадают в пределе с траекториями PA, которые, в свою очередь, являются характеристиками системы разрешающих уравнений (1)–(3) [2].

Для квазилинейных систем уравнений с действительными характеристиками наиболее естественно и просто ставится задача Коши, поэтому для системы (13) также рассматривается постановка задачи Коши. Поскольку эта система удовлетворяет условиям теоремы Коши–Ковалевской [13], то при аналитических входных данных решение задачи Коши для нее существует и единственно. Для более широких классов входных данных теоремы существования решения системы (13) автору не известны.

Чтобы показать, что статические граничные условия (15) совместно с краевыми условиями (17) задают краевые условия для функций $\psi_k^{(r)}$, считается, что арматура обоих семейств «входит» в пластину на той части контура, где заданы статические граничные условия: $\Gamma_p = \Gamma_{\omega k}$ (k = 1, 2). Тогда система трансцендентных уравнений (15), в силу выполнения краевых условий (17) замкнутая относительно $\psi_k^{(r)} (\Gamma_p)$ (k = 1, 2), приводится путем тригонометрических преобразований к виду:

$$\cos(2\varphi_{2} - \psi) = (b^{2} + c^{2} - \sigma_{1}^{2}\omega_{01}^{2} + \sigma_{2}^{2}\omega_{02}^{2}) / (2\sigma_{2}\omega_{02}\sqrt{b^{2} + c^{2}}),$$

$$tg2\varphi_{1} = (b - \sigma_{2}\omega_{02}\sin 2\varphi_{2}) / (c - \sigma_{2}\omega_{02}\cos 2\varphi_{2}),$$

$$\psi_{k}^{(r)}(\Gamma_{p}) = \varphi_{k} + \beta \quad (k = 1, 2), \quad \cos\psi = c / \sqrt{b^{2} + c^{2}}, \quad \sin\psi = b / \sqrt{b^{2} + c^{2}},$$

$$b = 2p_{\tau} - D_{\tau}(\mathbf{v}^{(s)}, \mathbf{\omega}^{(s)}), \quad c = 2P_{n} - \sigma_{1}\omega_{01} - \sigma_{2}\omega_{02},$$

$$P_{n} = p_{n} - D_{n}(\mathbf{v}^{(s)}, \mathbf{\omega}^{(s)}), \quad r = s + 1.$$
(19)

Из граничных условий известно, что функция β , имеющаяся в выражениях (19), задает направление внешней нормали к контуру Γ , поэтому для вхождения волокон в область *G* именно на части контура Γ_p необходимо решение системы (19) разыскивать на открытом интервале $\varphi_k \in (\pi/2, 3\pi/2)$. На этом интервале, в зависимости от значений ψ и правой части, первое уравнение (19) может иметь до двух различных корней, второе же уравнение, при известном φ_2 , имеет только один корень. Следовательно, система (19) может иметь до двух различных наборов решений относительно $\psi_k^{(r)} (\Gamma_p)$.

Таким образом, статические граничные условия и краевые условия для интенсивностей армирования задают два набора альтернативных краевых условий системы (13), поэтому в классе аналитических входных данных соответствующая задача Коши (при использовании по отдельности каждого набора краевых условий) может быть поставлена корректно на контуре $\Gamma_p = \Gamma_{\omega k}$ (k = 1, 2).

При отсутствии распределенных объемных нагрузок ($X_i \equiv 0, i = 1, 2$) задача Коши (13), (17), (19) на первой итерации (r = 1) интегрируется аналитически (см. формулы (3.14)–(3.24) в работе [2]). При этом из уравнений (13) с учетом выражения (18) и неравенства $\sin(\psi_1^{(r)} - \psi_2^{(r)}) \neq 0$ в общем случае следует:

$$\partial_s \left(\psi_k^{(r)}, \psi_k^{(r)} \right) = 0 \qquad (k = 1, 2),$$
 (20)

то есть характеристики системы (13) (а также и траектории РА в первом приближении) являются прямыми линиями, определяемыми контурными значениями углов $\psi_k^{(1)}(\Gamma_p)$, известными из выражений (19).

Если после интегрирования задачи Коши (13), (17), (19) ее область определенности покрывает всю область G, занимаемую конструкцией в плане, то в каждой точке $(x_1, x_2) \in G$ известны функции $\psi_k^{(r)}, \omega_k^{(r)}$. При этом подсистема (14) является линейной гиперболической системой уравнений с частными производными первого порядка относительно приближений скоростей ползучести $v_i^{(r)}$, причем характеристики этой системы определяются углами $\psi_k^{(r)}$ и совпадают с характеристиками системы (13). В качестве краевых условий для подсистемы (14) выступают кинематические граничные условия (16), заданные на части контура Γ_v , где по предположению волокна «выходят» из пластины.

Так как область определенности решения задачи Коши (13), (17), (19) покрывает всю область *G* и характеристики подсистем (13), (14) совпадают, то после интегрирования задачи Коши (14), (16) в каждой точке $(x_1, x_2) \in G$ становятся известными функции $v_i^{(r)}$ (*i* = 1, 2). При отсутствии распределенных объемных нагрузок ($X_i = 0$) на первой итерации (r = 1) может быть построено аналитическое решение задачи Коши (14), (16). Действительно, выше отмечалось, что при $X_i = 0$ (i = 1, 2) характеристики системы (13), а значит, и системы (14), на первой итерации прямолинейны, то есть выполняются равенства (20). Поэтому система (14) может быть записана в форме инвариантов Римана [14] с нулевыми правыми частями, после чего легко строится решение задачи Коши (14), (16):

$$v_{1}^{(1)}\cos\psi_{k}^{(1)} + v_{2}^{(1)}\sin\psi_{k}^{(1)} - \left(x_{1}\cos\psi_{k}^{(1)} + x_{2}\sin\psi_{k}^{(1)}\right)\xi_{k} = v_{1}^{0}\left(\zeta\right)\cos\psi_{k\nu}^{(1)}\left(\zeta\right) + v_{2}^{0}\left(\zeta\right)\sin\psi_{k\nu}^{(1)}\left(\zeta\right) - \left(\eta_{1}\left(\zeta\right)\cos\psi_{k\nu}^{(1)}\left(\zeta\right) + \eta_{2}\left(\zeta\right)\sin\psi_{k\nu}^{(1)}\left(\zeta\right)\right)\xi_{k} \quad (k = 1, 2),$$
(21)

где $\xi_k = f_k(\sigma_k) = \text{const}$, $\sigma_k = \text{const}$; $\psi_{k\nu}^{(1)}(\varsigma)$ — значения функций $\psi_k^{(1)}$ на контуре Γ_{ν} , известные из решения задачи Коши (13), (17), (19); $\eta_k(\varsigma)$ — функции, задающие точки контура Γ_{ν} : $x_k = \eta_k(\varsigma)$ (k = 1, 2); ς — естественный параметр вдоль контура (так как характеристики системы (14) при $X_i = 0$ на первой итерации прямолинейны, то в уравнениях (21) имеют место равенства $\psi_k^{(1)}(x_1, x_2) = \psi_{k\nu}^{(1)}(\varsigma)$).

Таким образом, на каждой итерации решение задачи РА сводится к последовательному интегрированию задачи Коши (13), (17), (19) и задачи Коши (14), (16), краевые условия которых задаются на разных частях контура пластины.

Для проверки сходимости итерационного процесса r-е приближения неизвестных функций подставляются в систему разрешающих уравнений и соответствующие ей граничные и краевые условия (см. раздел 2), затем контролируются нормы возникающих при этом невязок. Следует отметить, что невязки появляются лишь в уравнениях равновесия (1) и статических граничных условиях (5) и имеют вид:

$$\begin{split} \delta_{i}^{(r)} &= A_{i}\left(\mathbf{v}^{(r)}, \,\boldsymbol{\omega}^{(r)}, \,\theta^{(r)}\right) - A_{i}\left(\mathbf{v}^{(s)}, \,\boldsymbol{\omega}^{(s)}, \,\theta^{(s)}\right), \quad (x_{1}, \, x_{2}) \in G \quad (i = 1, \, 2), \\ \delta_{n}^{(r)} &= D_{n}\left(\mathbf{v}^{(r)}, \,\boldsymbol{\omega}^{(r)}, \,\theta^{(r)}\right) - D_{n}\left(\mathbf{v}^{(s)}, \,\boldsymbol{\omega}^{(s)}, \,\theta^{(s)}\right), \quad (22) \\ \delta_{\tau}^{(r)} &= D_{\tau}\left(\mathbf{v}^{(r)}, \,\boldsymbol{\omega}^{(r)}, \,\theta^{(r)}\right) - D_{\tau}\left(\mathbf{v}^{(s)}, \,\boldsymbol{\omega}^{(s)}, \,\theta^{(s)}\right), \quad (x_{1}, \, x_{2}) \in \Gamma_{p}, \quad r = s + 1. \end{split}$$

Эти равенства показывают, что в итерационном процессе определение невязок не требует дополнительных вычислительных затрат, так как все выражения, входящие в (22), вычисляются в силу необходимости при построении решения на (r+1)-й итерации. Автор считает, что на настоящий момент времени контроль норм невязок (22) является наиболее удобным практическим критерием проверки сходимости процесса (13)–(18).

Так как равенства (17), (19) допускают наличие на контуре Γ_p до двух альтернативных наборов краевых условий (выбор того или иного набора этих условий определяется или волей проектировщика, или какими-либо дополнительными соображениями) для системы (13), удовлетворяющей условиям теоремы Коши-Ковалевской [13], а также в силу единственности решения задачи Коши (14), (16) [14], возможно построение при помощи итерационного метода (13)–(18) до двух различных решений исходной задачи РА, если, конечно, они существуют. Эти решения управляются варьированием контурных функций ω_{0k} в краевых условиях (17) (так как выбор того или иного решения всецело зависит от проектировщика, то в процессе решения задачи РА при использовании разработанного итерационного метода не может произойти «несанкционированный» переход от одного решения к другому, например, за счет

погрешности численных схем и т.п.). Такое многообразие альтернативных проектов РА выгодно с практической точки зрения, так как оно позволяет выбрать проекты, обладающие теми или иными эксплуатационными свойствами, а также наиболее удобные с точки зрения технологической реализации. Кроме того, за счет варьирования функций ω_{0k} в краевых условиях (17) и уровня напряжений в арматуре σ_k можно добиться выполнения физических ограничений (9), если при некоторых значениях ω_{0k} , σ_k (k = 1, 2) они нарушаются.

Так как системы уравнений (13), (14) имеют только действительные характеристики, то задача Коши для них интегрируется численно с помощью некоторой адаптации метода характеристик [14]. Однако применительно к итерационному процессу (13)–(18) этот метод обладает существенным недостатком. Важная особенность итерационного процесса заключается в том, что для определения приближений $v_i^{(r)}$ требуется интегрирование системы гиперболических уравнений первого порядка (14), а для продолжения итерационного процесса эти приближения необходимо дважды продифференцировать, о чем свидетельствует структура операторов $A_i(\mathbf{v}, \boldsymbol{\omega})$ (см. выражения (4), (13)). Следовательно, порядок уравнений, определяющих величины $v_i^{(r)}$, меньше порядка их производных, требующихся для построения следующего приближения РА.

З а м е ч а н и е. Следует заметить, что в классических задачах механики деформируемого твердого тела ситуация, как правило, противоположна — порядок уравнений, описывающих неизвестные функции, больше порядка их производных, требующихся затем для каких-либо целей. Эта особенность итерационного процесса (13)–(18) требует при его численной реализации высокой точности интегрирования систем (13), (14). Метод же характеристик обычно имеет точность второго порядка [14], поэтому дальнейшее численное определение производных от функций $v_i^{(r)}$ может привести либо к полной потере точности, либо к быстрому накоплению ошибок с увеличением количества итераций, что затруднит проверку сходимости итерационного процесса (см. формулы (22)).

В силу указанных обстоятельств при численной реализации итерационного процесса (13)–(18) является целесообразным использование высокоточных устойчивых методов, основанных, например, на обобщении идей методов Рунге–Кутты [15]. По причине ограниченного объема статьи эти вопросы здесь не обсуждаются; необходимо лишь отметить, что при проведении расчетов используются обобщенные методы Рунге–Кутты четвертого порядка, вполне обеспечивающие требуемую точность решения, а тестирование результатов численного интегрирования проводится путем сравнения с точными аналитическими решениями (см. формулы (20), (21) и (3.14)–(3.19) [2]), при этом точность численного расчета имеет порядок 10⁻⁸ ... 10⁻⁶.

4. Обсуждение результатов расчетов

В качестве примера рассматривается расчет РА-структур при установившейся ползучести металлокомпозитной двусвязной пластины, ограниченной контурами, уравнения которых заданы в полярной системе координат (*r*, φ) (размерность *r* — метры):

$$\Gamma_{p} = \Gamma_{\omega 1} = \Gamma_{\omega 2} : \qquad r_{1}(\phi) = 0, 4 + 0, 04 \cos(3\phi),$$

$$\Gamma_{v} : \qquad r_{2}(\phi) = 1 + 0, 08 \cos(4\phi) \qquad (0 \le \phi < 2\pi).$$

Внешний контур Γ_{v} пластины жестко закреплен $(v_{1}^{0}(\phi) = v_{2}^{0}(\phi) = 0)$, а на внутреннем контуре Γ_{p} заданы равномерно распределенные контурные нагрузки p_{n} или p_{τ} . Распределенные объемные нагрузки отсутствуют $(X_{i} \equiv 0, i = 1, 2)$. Пластина изготовлена из меди и армирована двумя семействами стальной проволоки У8А (механические характеристики установившейся ползучести составляющих композицию материалов определяются соотношениями (10), (11)).

На рисунке 1 изображены РА-структуры, полученные в случае нагружения внутреннего контура давлением $p_n = -500 \text{ M}\Pi a (p_\tau = 0)$ при задании уровня напряжений в арматуре $\sigma_1 = \sigma_2 = -1 \Gamma \Pi a$. Рисунок 1, *a* соответствует случаю, когда плотности армирования на внутреннем контуре имеют значения (см. выражения (8), (17))

$$\omega_1(\Gamma_p) = \omega_2(\Gamma_p) = \omega_{01}(\phi) = \omega_{02}(\phi) = 0,35, \quad \Gamma_p = \Gamma_{\omega 1} = \Gamma_{\omega 2}, \quad (23)$$

а структура, изображенная на рисунке 1, б, соответствует значениям

$$\omega_1(\Gamma_p) = \omega_2(\Gamma_p) = \omega_{01}(\varphi) = \omega_{02}(\varphi) = 0,26, \quad \Gamma_p = \Gamma_{\omega 1} = \Gamma_{\omega 2}$$

Сравнение проектов, приведенных на рисунке 1, *а* и *б*, позволяет проследить за качественным изменением РА-структур при варьировании функций ω_{0k} в краевых условиях (8), (17). Эти проекты отличаются не только качественно, но и количественно. Так во втором проекте (Рис. 1, *б*) общий расход арматуры на 18,4% меньше, чем в первом (Рис. 1, *а*). Кроме того, во втором проекте максимальное значение интенсивности напряжений в связующем и максимальная по модулю скорость ползучести точек внутреннего контура соответственно на 11,6% и 10,5% меньше, чем в первом случае. Следовательно, структура, изображенная на рисунке 1, *б*, лучше структуры на рисунке 1, *а* как по расходу арматуры, так и с точки зрения податливости и уровня напряженного состояния в связующем (приведенный пример показывает, что не всегда увеличение объемного содержания арматуры в композитной конструкции приводит к улучшению ее свойств). Структуры армирования, соответствующие вторым возможным решениям рассматриваемой задачи РА, совпадают с уже изображенными на рисунке 1 с той лишь разницей, что в них траектории разных семейств меняются местами (с технологической точки зрения это одни и те же проекты).

На рисунке 2 изображены две альтернативные РА-структуры, полученные в случае нагружения внутреннего контура касательной нагрузкой $p_{\tau} = -250 \text{ MIa}$ ($p_n = 0$), при задании уровня напряжений в арматуре $\sigma_1 = -\sigma_2 = 1 \text{ ГIa}$ и плотностей армирования на внутреннем контуре в виде (23). При этом существуют оба решения задачи РА, и, как видно из рисунка 2, структуры армирования в них существенно различаются. Наряду со структурой различие наблюдается и в напряженном состоянии, возникающем в связующем. Так в проекте, изображенном на рисунке 2, δ , максимум интенсивности напряжений в связующем на 55,1% меньше той же величины в проекте, представленном на рисунке 2, a. Помимо этого, в указанных проектах различаются и поля скоростей установившейся ползучести и общий расход арматуры, который в случае, изображенном на рисунке 2, δ , на 90,3% больше, чем в РА-структуре, приведенной на рисунке 2, a. Следовательно, целесообразнее использовать РА-структуру, изображенную на рисунке 2, a.



Рис. 1. Структуры равнонапряженного армирования двусвязной пластины, нагруженной на внутреннем контуре давлением



Рис. 2. Два альтернативных проекта равнонапряженного армирования двусвязной пластины, нагруженной на внутреннем контуре касательными нагрузками

Необходимо подчеркнуть, что возможность построения двух альтернативных РАпроектов определяется тем, что задачи РА относятся к разряду обратных задач механики композитов (а точнее, к специфическим коэффициентным задачам), которые, как известно, могут иметь неединственное решение.

У всех приведенных на рисунках структур траектории армирования визуально практически не отличаются от прямых линий. Это вызвано пренебрежимо малым (в силу выражений (11) и $|\sigma_k| = 1 \Gamma \Pi a$) возмущением правых частей в уравнениях (13), а при $X_k = 0$ (k = 1, 2), как показано ранее (см. формулу (20)), РА-траектории в первом приближении прямолинейны.

Работа выполнена при финансовой поддержке Российского фонда фундаментальных исследований (проект № 07-08-00152-а).

Литература

- 1. Качанов Л.М. Теория ползучести. М.: Физматгиз, 1960. 456с.
- 2. *Немировский Ю.В., Янковский А.П.* Равнонапряженное армирование металлокомпозитных пластин волокнами постоянного поперечного сечения в условиях установившейся ползучести // Мех. композит. материалов. 2008. Т. 44, № 1. С. 11-34.
- 3. Самарский А.А. Теория разностных схем. М.: Наука, 1989. 616с.
- 4. *Немировский Ю.В., Резников Б.С.* Прочность элементов конструкций из композитных материалов. Новосибирск: Наука, 1986. 168с.
- Немировский Ю.В. Ползучесть однородных и композитных оболочек // Актуальные проблемы механики оболочек: Тр. междунар. конф., посвященной 100-летию проф. Х.М. Муштари, 90-летию проф. К.З. Галимова и 80-летию проф. М.С. Корнишина (Казань 26–30 июня 2000 г.). – Казань: Новое знание, 2000. – С. 42-49.
- 6. *Немировский Ю.В., Янковский А.П.* Определение эффективных физико-механических характеристик гибридных композитов, перекрестно армированных трансверсально-изотропными волокнами, и сопоставление расчетных характеристик с экспериментальными данными // Мех. композиц. материалов и конструкций. 2007. Т. 13, №. 1. С. 3-32.
- 7. *Джураев Т.Д.* Краевые задачи для уравнений смешанного и смешанно-составного типов. Ташкент: ФАН, 1979. 238с.
- 8. *Писаренко Г.С., Можаровский Н.С.* Уравнения и краевые задачи теории пластичности и ползучести: Справочное пособие. Киев: Наук. думка, 1981. 496с.
- 9. Композиционные материалы. Справочник / Под ред. Д.М. Карпиноса. Киев: Наук. думка, 1985. 592с.
- Безухов Н.И., Бажанов В.Л., Гольденблат И.И., Николаенко Н.А., Синюков А.М. Расчеты на прочность, устойчивость и колебания в условиях высоких температур / Под ред. И.И. Гольденблата. – М.: Машиностроение, 1965. – 568с.
- 11. *Карпинос Д.М., Невгод В.А., Тучинский Л.И. и др.* Ползучесть и длительная прочность вольфрамовых проволок // Проблемы прочности. 1972. № 1. С. 70-73.
- 12. Соснин О.В. О ползучести слабо упрочняющихся материалов при нестационарных температурносиловых режимах // Проблемы прочности. – 1972. – № 1. – С. 74-77.
- 13. Петровский И.Г. Лекции об уравнениях с частными производными. М.: Физматгиз, 1961. 400с.
- 14. Рождественский Б.Л., Яненко Н.Н. Системы квазилинейных уравнений. М.: Наука, 1969. 592с.
- 15. *Немировский Ю.В., Янковский А.П.* Обобщение методов Рунге–Кутты и их применение к интегрированию начально-краевых задач математической физики // Сибирский журнал вычислительной математики. 2005. Т. 8, № 1. С. 57-76.