УДК 519.7/681.3

ФОРМИРОВАНИЕ АЛГОРИТМА АВТОМАТИЗИРОВАННОГО ПРОЕКТИРОВАНИЯ ТЕХНОЛОГИЧЕСКИХ ПАРАМЕТРОВ ПРОЦЕССА ФОРМООБРАЗОВАНИЯ ТОНКИХ ГНУТОЛИСТОВЫХ ПРОФИЛЕЙ

© 2011 И.А. Попов¹, И.В. Антипова², В.П. Махитько², М.В. Савин²

¹ ФНПЦ ОАО "НПО "Марс"", г. Ульяновск ² Институт авиационных технологий и управления Ульяновского государственного технического университета

Поступила в редакцию 12.05.2011

В статье авторы представляют алгоритм автоматизированного проектирования параметров производственно-технологического процесса формообразования тонких гнутолистовых профилей в адаптированной под процессы исследуемого предприятия на примере UNIGRAphics; подробно расписывают его по элементам графоаналитической модели с интерпретацией математических моделей, реализующих признаки САПР параметров технологического процесса.

Ключевые слова: автоматизированное проектирование, алгоритм, формообразование, профили, графоаналитическая модель.

На основании проведенных теоретических и экспериментальных исследований процессов автоматизации проектирования технологических процессов формообразования тонких гнутолистовых профилей рассмотрим процедуру организации алгоритма проектирования параметров и переходов технологического процесса их производства (рис. 1).

Алгоритм с математическими моделями адаптирован в проектно-технологической информационной системе и поставлен на поддержание в UNIGRAphics.

Работу алгоритма автоматизированного проектирования и оптимизации параметров технологического процесса формообразования гнутолистовых профилей в системе UNIGRAphics с полным информационным тезаурусом по конструкции и технологии самолёта, сформулируем по следующей логической схеме:

1. Принимается, что показатели анизотропии μ_{ii} (*i* – направление нормали к площадке,

j – направление действия силы) удовлетво-

ряют соотношениям $\mu_{31} = \mu_{32} = 1 - \mu_{12} = \mu_{21};$ $\mu_{23} = \mu_{13} = 0,5.$ Переход к блоку 2. 2. Определяется энергия деформирования уголковой зоны $W_{\delta i} = \sigma_1 S^2 \alpha(x_3)/4.$ Переход к блоку З.

Попов Илья Андреевич, аспирант.

Далее вычисляется энергия разгибки уголковой зоны:

 $W_{\partial} = \sigma_1 S_0^2 \alpha(x_3) (1 - r_1^h / r_1),$ где σ_1 – предел текучести материала в направлении x_{t} , МПа; S_{0} – толщина исходной заготовки, мм; $\alpha(x_3)$ – угол подгибки заготовки, град; *r*₁^{*h*}, *r*₁ – радиусы заготовки в зоне сгиба после осадки и при свободном формообразовании соответственно, мм. Для этого рассматривается уголковая зона на текущем переходе. Если верхний ролик перехода изготовлен так, что развертка калибра меньше развертки заготовки, то осуществляется переход к блоку 4, если развертка калибра больше, то переходим к блоку 35.

3. Вычисляется энергия разгибки полки для очередного перехода по формуле

$$W_{\delta} = \sigma_1 S_0^2 \alpha(x_3) (1 - r_k^h / r_{k-1}) / 4,$$

где r_k, r_{k-1} – радиусы кривизны, если C_k не превышает критической величины, при которой наступает локальная потеря устойчивости заготовки равенство не сходится, то осуществляется переход к блоку 5, если превышает, то переходим к блоку 28.

4. С учетом формул:

$$W = W_{yq} + W_p + W_3 + W_a;$$

$$W_{\delta \tilde{\alpha}} = \sigma_1 S_0^2 \alpha(x_3) / 4;$$

$$W_{\delta} = \sigma_1 S_0^2 \alpha(s_3) (1 - r_1^h / r_1),$$

где $\sigma_{_1}$ – предел текучести материала в направлении x_1 , МПа; S_0 – толщина исходной заготовки, мм; $\alpha(x_3)$ – угол подгибки заготовки, град; r_1^h, r_1 – радиусы заготовки в зоне сгиба после осадки и при свободном формообразовании соответственно, мм;

Антипова Ирина Владимировна, декан факультета профессиональной подготовки и безотрывных форм обучения. E-mail: Iatung@rambler.ru.

Махитько Вячеслав Петрович, кандидат экономических наук, доцент кафедры «Экономика, управление и информатика».

Савин Максим Валерьевич, старший преподаватель кафедры «Самолетостроение»



Рис. 1. Алгоритм автоматизированного проектирования параметров технологического процесса формообразования гнутолистовых профилей в системе UNIGRAphics

$$W_{\tilde{a}} = 0.5S_0\sigma_2(d_{\alpha}/d_{x_3})^2 \cdot \int_0^{\tilde{a}} r^2 dr = \sigma_2 S_0 b^3 (dx/dx_3)^2 / 6$$

где σ_2 – предел текучести в направлении x_3 , МПа, после согласования данных;

 $W_{\tilde{a}} = \sigma_2 (R_k / R_{k-1} - 1)(r_{k\alpha} + b)S_0$, где R_k, R_{k-1} – радиус ролика на актуальном и предшествующем переходах, мм; *в* – ширина полки, мм, вычисляется *суммарная энергия* по формуле:

$$W = \sigma_1 S_0^2 \cdot \alpha(x_3) (2 - r_k^h / r_{k-1}) / 4 + \sigma_2 S_0 b^3 (d\alpha / dx_3)^2 / 6 + \sigma_2 S_0 r_k \alpha(R_k / R_{k-1}) + \sigma_2 S_0 b(R_k / R_{k-1} - 1).$$

После вычисления, производится переход к блоку 6.

5. Определяется длина зоны плавного перехода в межклеть
евом промежутке $L_{\rm K}$ по математической модели вида:

$$L_{K} = \sqrt{\frac{8b^{3}\alpha_{k}}{3\left[S_{0}\left(2 - r_{k}^{h}/r_{k-1}\right)/\sqrt{0.5/(1 - \mu_{12}) + 4r_{k}\left(R_{k}/R_{k-1} - 1\right)}\right]}$$

после расчета на ПЭВМ, производится переход к блоку 7.

6. Проверяется зависимость текущего угла подгибки полки *α*_л (в соответствии с математической моделью по п. 5 алгоритма) по формуле:

$$\alpha_{k} \angle 3L^{2} \left\{ S_{0}^{*} \left(2 - r_{k}^{h} / r_{k-1} \right) \right/ \sqrt{0.5(1 - \mu_{12})} + 4r_{k}^{*} \left(R_{k} / R_{k-1} - 1 \right) \right\} / (8b^{3}).$$

Если условие соблюдается, осуществляется переход к блоку 25, если нет, то производится переход к блоку 8.

7. Вычисляются продольные деформации растяжения в очаге с текущим углом α (*x*) по формуле $d[d\alpha(x)/dx]dx = 0$; определяется $\varepsilon_{ocm} = \varepsilon - \sigma_S/E$. Далее переход к блоку 9.

8. Определяются критерии (нормы) устойчивости плоской полки с разработкой математических моделей для определения продольных остаточных деформаций. Определяется функция прогиба отформованной полки по формуле $\omega = \alpha \omega_1(x, y)$, где α – бесконечно малый параметр, не зависящий от координат; ω_1 – конечная функция координат; переход к блоку 10.

9. Определяется ω_1 - по формуле $\omega_1 = \sin 2\pi x/T \cdot \sin \pi y/2b$, где *T* – длина периода волнистости, причем *T*=2*b* пластина разбивается на целое число квадратов по формуле:

$$A_2 = -S_0/2 \cdot \iint_{S} \left(\sigma_x \varepsilon_x + \sigma_y \varepsilon_y \right) dx dy$$

и вычисляется сумма работ внутренних сил $V_1 + V_2$ и внешних сил $A_1 + A_2$, а также вычисляется двойной интеграл по формуле:

$$a^{2} \iint_{S} \left[W + S_{2} / 2 \left(\sigma_{x} \varepsilon_{x} + \sigma_{y} \varepsilon_{y} \right) \right] dx = 0$$

и потенциал моментов W. Далее переход к блоку 11.

10. Вычисляется "цепь" деформируемой полки по усреднениям e_x и e_y , с приращениями напряжений от изгибающих моментов σ_x и σ_y по математической модели:

$$\sigma_{x}-\sigma_{y}/2=\sigma_{i}(\varepsilon_{x}-z\chi_{x})/\varepsilon_{i};\sigma_{y}-\sigma_{x}/2=\sigma_{i}(\varepsilon_{y}-z\chi_{y})/\varepsilon_{i}.$$

При определении σ_x и σ_y осуществляется переход к блоку "ВЫХОД1". Если σ_x и σ_y имеют отрицательную величину, то осуществляется переход к блоку 12, расчет дублируется через контроль параметров технологического процесса.

11. Вычисляется M_x по математической модели вида:

$$M_{x} = \int_{-S/2}^{+S/2} \sigma_{x} z dz = -S_{0}^{3} \sigma_{i} (2\chi_{x} + \chi_{y}) / 18\varepsilon;$$
$$M_{y} = \int_{-S/2}^{+S/2} \sigma_{y} z dz = -S_{0}^{3} (2\chi_{y} + \chi_{x}) / 18\varepsilon$$

через контроль технологического процесса (ТП), а также параметры $\Omega, \vartheta, \Im_1, \Im_2, \Im_3$ по формуле

$$a^{2} \iint_{S} \left\{ -\frac{S_{0}^{3}}{9} \cdot \frac{\sigma_{i}}{\varepsilon_{i}} \left(\chi_{x}^{2} + \chi_{x} \chi_{y} + \chi_{y}^{2} \right) + \frac{S_{0}}{2} \left(\sigma_{x} \varepsilon_{x} + \sigma_{y} \varepsilon_{y} \right) \right\} dx = 0.$$

Структурируется выражение вида:

$$a^{2} \iint_{S} \left\{ \frac{S_{0}^{3}}{9} \cdot \frac{\sigma_{i}}{\epsilon_{i}} \left[E + \left(\frac{\pi}{b}\right)^{2} \mathfrak{I}_{1} + \mathcal{G} \right] + \left[\frac{S_{0}\sigma_{i}}{2} \cdot \frac{1}{2} \mathfrak{I}_{2} + \frac{1}{4} \mathfrak{I}_{3} \right] ds = a^{2} \psi = 0,$$

а по программе "MAX" данного алгоритма, в результате чего вышестоящее уравнение превращается в систему уравнений вида:

$$\begin{cases} E = \left(\frac{\pi}{b}\right)^4 \sin^2 \frac{\pi x}{b} \cdot \sin^2 \frac{\pi y}{2b} \\ \Im_1 = \left(\frac{\pi}{2b}\right)^2 \sin^2 \frac{\pi x}{b} \cdot \sin^2 \frac{\pi y}{2b} \\ \vartheta = \left(\frac{\pi}{2b}\right)^4 \sin^2 \frac{\pi x}{b} \cdot \sin^2 \frac{\pi y}{2b} \\ \Im_2 = \left(\frac{\pi}{b}\right)^2 \cos^2 \frac{\pi x}{b} \cdot \sin^2 \frac{\pi y}{2b} \\ \Im_3 = \left(\frac{\pi}{2b}\right)^2 \sin^2 \frac{\pi x}{b} \cos^2 \frac{\pi y}{2b}, \end{cases}$$

где E – постоянная составляющая пластической области; g – постоянная угла подгибки; \Im_i – постоянная смещения пластических волокон в углах подгибки.

Далее вычисляется параметр по формуле:

$$\psi = -D_1/b^2 + (D_{2/2} + D_3)\ln b = 0,$$

затем производится переход к блоку 13.

12. Проверяется условие устойчивости для объединения геометрических параметров заго-

товки, очага деформации и интенсивность деформации по математической модели $1,33\pi^3 S_0^2 \cdot (\varepsilon_i b^2)^{-1} + \ln b = 0$, а ε_i по формуле $\varepsilon_i = b^{-1} \int_{-\infty}^{b} \varepsilon_{ocm}(\rho) d\rho$. Если вычислительная цепь

сходится, то переходим к блоку "Выход". Если имеются несовпадения, то логический переход по функции к блоку 14.

13. Задается функция прогиба кромки полки от недеформированного состояния $\omega(x) = \omega_M \sin(2\pi x/T)$ поматематическим моделям:

$$\varpi(x) = \omega_M \cdot \sin(2\pi x/T),$$

где w_M – амплитуда краевой волнистости (по кромке), а x – продольная координата; T – период волнистости;

$$\omega_{M} = (T/\pi) \cdot \left[0.5b^{2} (\beta_{1} \partial (\arcsin[\sin(\alpha) \cdot [(t+C_{1}) \cdot cht + (C_{4} \cdot t-1) \cdot sht]]) / \partial t)^{2} - \sigma_{s} / E \right]^{0.5}.$$

Вычисляется длина растянутой полки *l* на длине перехода *T* по формуле:

$$\ell = \int_{-0.5T}^{+0.5T} \sqrt{1 + [\omega'(x)]^2} \, dx.$$

Далее вычисляется ℓ по формуле:

$$\ell = T \Big[1 + 0.25 \omega_M^2 \cdot \pi^2 \cdot T^{-2} + 4.68 \cdot 10^{-2} \cdot \omega_M^4 \cdot \pi^4 \cdot T^{-4} \Big]$$
и $\varepsilon_i = (\pi \omega_M / 2T)^2$, далее переход к блоку 15.

14. Анализируются углы подгибки по временным параметрам через гиперфункцию $ch(t) = (e^t + e^{-t})/2; sh(t) = (e^t - e^{-t}); th(t)/ct(t)$ и др. для определения амплитуды кромковой волнистости и остаточной деформации

$$\varepsilon_e b^{-1} \cdot \int_0^b \varepsilon_{ocm}(\Delta b) d\Delta b,$$

где Δb – текущее положение точки на дуге кругового сектора криволинейной полки, затем осуществляется переход к блоку 16.

15. Проверяются дополнительно величины – параметры $\omega, \Delta \ell, \ell_k, \Delta \ell_H$ по математическим моделям:

$$\omega = \omega_M \cdot \exp(a^2 x^3),$$

где $a = 2\ell^{-1}$ – коэффициент затухания функции прогиба при удалении от x=0;

$$l_{k} = \left[\int_{-l/2}^{+l/2} \left[1 + \left(d \left[\omega_{M} \exp(-a^{2}x^{2}) \right] / dx \right)^{2} \right]^{0.5} dx \right],$$

а на единице длины профиля общая длина кром-

ки волн с количеством $n = T^1$:

$$\sum \ell_{H} = \ell_{k} \cdot n = \ell_{k} \cdot T^{1},$$

где общая длина на единице длины невозмущен-

ных частей кромки равна:
$$\sum \ell_{H} = 1 - \ell \cdot T^{1}$$
 , где

в итоге проверяется относительная деформация по кромке \mathcal{E}_{ocm} по формуле

$$\varepsilon_{OCT} = T^{-1} \left[\int_{-l/2}^{+l/2} \left[1 + \left(d \left[\omega_M \exp\left(-a^2 x^2 \right) \right] / dx \right)^2 \right]^{0.5} dx - l \right].$$

Далее моделируется графоаналитическая модель и вычисляются ω_y, L, R_y и ε_A , осуществляется переход к блоку 17.

16. Анализируется поводка равнополочных швеллеров после профилирования и если поводка не обнаружена, то переход к блоку "Выход", а после проверки крутки асимметрического профиля. Если крутки нет, то осуществляется переход к блоку 18.

17. Вычисляется центр тяжести эпюры распределения продольных деформаций растяжения с учетом центрального угла Θ , остаточной деформации $\varepsilon_{ocm} = \varepsilon_{ocm} (\Delta b)$ и Δb_B по формуле:

$$\int_{\Delta b_0}^{\Delta b_B} \varepsilon(\Delta b) d\Delta b = \int_{\Delta b_B}^b \varepsilon(\Delta b) d\Delta b,$$

где $\Delta b_B -$ расстояние от сопряжения уголковой зоны с плоским подгибаемым элементом до центра тяжести эпюры распределения остаточных деформаций; далее определяется *r* по формуле:

 $r = \left[(0,5b_1 + R \cdot \sin \Theta_B)^2 + (R^2 \cdot \cos^2 \Theta_B) \right]^{0,5},$ где $\Theta_B = \Delta b_B \cdot R^{-1}$ - угол местоположения точки *B* на круговом секторе; b_j – ширина плоского (не подгибаемого) участка. Вычисляются пара-

метры X, L и $\varphi_{IIM} = r^{-1} \cdot \left[(\varepsilon_{ocm} + 1)^2 - 1 \right]^{0.5}$; осуществляется переход к блоку 19.

18. Моделируется угол крутки Z-образного профиля после отформовки и вычисляется L_k и ΔB по формулам:

 $L_k = (2\Delta BR)^{0.5}$, где $\Delta B = b_{i-1} - b_i$ - осадка торца полки в рассматриваемом переходе; b_i – ширина полки в рассматриваемом переходе *i*; b_{i-1} - ширина полки в предыдущем переходе *i*-1;

$$\Delta B = 2(r_{i-1} - r_i)(1 - \pi/4) + kS_0$$

а r_{i-1} и r_i – соответственно внутренние радиусы зон сгиба предыдущего и актуального переходов; $k - \Delta B_3 / nS_0$ – коэффициент избытка ширины заготовки, предусмотренный для одной зоны сгиба; ΔB_3 – избыток (превышение) ширины заготовки по сравнению с разверткой сечения готового профиля; n – количество зон сгиба на профиле; *S*₀ – толщина исходной заготовки. Далее осуществляется переход к блоку "ВЫХОД-1".

19. Вычисляется сила тангенциального сжатия P по формуле: $P = L_k \cdot gy$ с ограничениями для краев пластины при:

$$x = 0$$
 (шарнирное закрепление) $\omega = 0$;
 $\partial^2 \omega / \partial x^2 = 0$

И

y=0 (защемление) $\omega = 0; d\omega/dy = 0$ для линеаризации $M[\omega]$ по формуле

$$M[\omega] - PL[\omega] = 0,$$

где $M[\omega] = D\nabla^2 \nabla^2 \omega$ – дифференциальное выражение; $D = ES^3/12(1 - \mu^2)$ = изгибная (цилиндрическая) жесткость; E – модуль упругости материала; μ - коэффициент Пуассона; $L[\omega]$ - дифференциальное выражение вида:

$$L[\omega] = \frac{\partial}{\partial x} \left(\overline{T}_x^0 \frac{\partial \omega}{\partial x} \right) + \frac{\partial}{\partial x} \left(\overline{S}_0^0 \frac{\partial \omega}{\partial x} \right) + \frac{\partial}{\partial y} \left(\overline{S}_0^0 \frac{\partial \omega}{\partial x} \right) + \frac{\partial}{\partial y} \left(\overline{T}_y^0 \frac{\partial \omega}{\partial y} \right),$$

 $\overline{T}_{x}^{0} = \overline{T}_{x}^{0}(x, y); \overline{T}_{y}^{0} = \overline{T}_{y}^{0}(x, y); \overline{S}_{0}^{0} = \overline{S}_{0}^{0}(x, y)$ – распределение начальных единиц внутренних сил в срединной плоскости пластины (при *P*=1), а при *P* = 1; $T_{x}^{0} = S^{0} = 0; T_{y}^{0} = -q_{y}$ (сжатие) это уравнение принимает вид:

$$D\left(\frac{\partial^4}{\partial x^4} + 2\frac{\partial^4\omega}{\partial x^2 \partial y^2} + \frac{\partial^4\omega}{\partial y^4}\right) + q_y \frac{\partial^2\omega}{\partial y^2} = 0.$$

Далее переход к блоку 21.

20. Проверяется равенство суммы 🖉 по формуле:

$$\omega = \sum_{i=1}^{m} C_i \cdot f_i(x, y),$$

где i=1,...,m и на основе математической модели вида $\omega(x, y) = C_i f_i(x, y)$ определяется полуволна L по модели

$$L = C_1 D \left[\left(\frac{\pi}{a}\right)^4 \sin\left(\frac{\pi x}{a}\right) \left(1 - \cos\left(\frac{\pi y}{b}\right)\right) \right]$$
$$-2 \left(\frac{\pi}{a}\right)^2 \left(\frac{\pi}{b}\right)^2 \sin\left(\frac{\pi x}{a}\right) \cos\left(\frac{\pi y}{b}\right) - \left(\frac{\pi}{b}\right)^4 \sin\left(\frac{\pi x}{a}\right) \cos\left(\frac{\pi y}{b}\right) + q_y \left(\frac{\pi}{b}\right)^2 \sin\left(\frac{\pi x}{a}\right) \cos\left(\frac{\pi y}{b}\right)$$

на основе интегрирования уравнения

 $\int_{0}^{a} \int_{0}^{b} Lf_1(x, y) dx dy = 0.$ Это уравнение вытекает

в результате умножения ошибки по функции Lна базисную функцию $f_1(x, y)$ при интегрировании по всей площади полки при условии, что действие распределенной нагрузки q_y ограничено пределами $x \in [0; L_k]$ и $y \in [0; b]$. Далее осуществляется переход к блоку "ВЫХОД". Если в результате упрощения выражение вида:

$$\frac{1}{2}L_{1}\left\{Da\left[\left(\frac{\pi}{a}\right)^{4}b+\left(\left(\frac{\pi}{a}\right)^{2}+\left(\frac{\pi}{b}\right)^{2}\right)^{2}\frac{b}{2}\right]-\right.\\\left.-q_{\kappa p}\left(\frac{\pi}{b}\right)^{2}\frac{a}{2\pi}\left(\frac{2\pi L_{k}}{a}-\sin\left(\frac{2\pi L_{k}}{a}\right)\right)\frac{b}{2}\right\}=0$$

не сходится, то осуществляется переход к блоку 22.

21. Анализируется приближенное значение критических соотношений внешних нагрузок $q_{\kappa p}$ по модели

$$q_{\kappa p} = \frac{4\pi D \left\{ (\pi/a)^4 + \left[(\pi/a)^2 + (\pi/b)^2 \right]^2 / 2 \right\}}{(\pi/b)^2 \left[2\pi L_k / a - \sin(2\pi L_k / a) \right]}$$

и математической модели:

$$q_{\kappa p} = 4\pi D \left\{ (\pi/a)^4 + 1/2 \left[(\pi/b)^2 - (\pi/a)^2 \right]^2 + 2(1-\mu)(\pi/b)^2 (\pi/a)^2 \right\}$$

или

 $q_{_{\kappa p}} = (\pi/b)^2 [2\pi L_k/a - \sin(2\pi L_k/a)]$ при условии сходимости $q_y(x)$ по формуле $q_y(x) = q_{y0} [1 - \cos(2\pi x/L_k)]$, то осуществляется переход к блоку 23, если же $q_y(x)$ по формуле не сходится, то осуществляется переход к блоку 24.

22. Проверяется расчет сходимости уравнений по индексам L и L_1 (в переходе 20), если сходимость существует, осуществляется переход к блоку "ВЫХОД".

23. Проверяется наличие полной потенциальной энергии

$$\Delta \mathcal{P} = U_{\chi} - P_{y} S^{-1} \int_{0}^{b} \frac{1}{2} \left(\frac{\partial \omega}{\partial y} \right)_{x=L_{k}/2}^{2} dy$$

Вычисляется энергия изгиба полки U_x и при условии $\Delta \partial = 0$, вычисляется

$$P_{y} = \frac{Dads}{(\pi/b)^{4}b\sin^{2}(\pi L_{K}/2a)} \times \left\{ \frac{1}{2} \left[\left(\frac{\pi}{b}\right)^{2} - \left(\frac{\pi}{a}\right)^{2} \right]^{2} + \left(\frac{\pi}{a}\right)^{4} + 2\left(1 - \mu\right)\left(\frac{\pi}{b}\right)^{2} \left(\frac{\pi}{a}\right)^{2} \right],$$

далее переходим к блоку 25.

24. Моделируются и проверяются по результатам исследований зависимости критических напряжений сжатия, а также определяется напряжение аксиального натяжения полосы. Вычисляется $\sigma_x = E\varepsilon_x$ по формуле

числяется $\sigma_x = E\varepsilon_x$ по формуле $\sigma_x = E \cdot \varepsilon_x E(D_i - D_{i-1})/D_i = E \Delta D/D_i$, где D_i и D_{i-1} – основные диаметры нижних валков актуального (окончательного) и предыдущего переходов. Затем переход к блоку 26.

25. Вычисляются значения равномерно (по результатам исследований), распределенных по ширине полки продольных (аксиальных) нагрузок растяжения *q*, по модели

зок растяжения q_x по модели $q_x = \sigma_x S_0 = S_0 E (D_i - D_{i-1})/D_i$ и определяется силовая расчетная при исследо-

вании, схема сжатой полки при аксиальном натяге в направлении оси *OX*. Вычисляется бифуркационное перемещение ω по формуле

$$\omega = \alpha \omega_1(x, y),$$

где α – независящий от координат бесконечно малый параметр; ω_{1} – конечная функция координат. Далее переход к блоку 27.

26. Проверяется энергетический критерий Брайна по формуле $\delta(\Delta \Im) = 0$, $\Delta \Im$ - изменение полной потенциальной энергии, тоже по формуле

$$\Delta \mathcal{P} = U_{\chi} + \int_{0}^{a} \int_{0}^{b} T_{x}^{0} \frac{1}{2} \left(\frac{\partial \omega}{\partial x}\right)^{2} dx dy + \int_{0}^{L_{g}} \int_{0}^{b} T_{y}^{0} \frac{1}{2} \left(\frac{\partial \omega}{\partial y}\right)^{2} dx dy,$$

где энергия деформации изгиба полки в искривленном положении U_x , заданном областью определения функции $\omega_1(x, y), x \in [0; a], y \in [0; b]$, записывается так:

$$U_{x} = \frac{1}{2} \int_{0}^{a} \int_{0}^{b} D\left\{ \left(\frac{\partial^{2} \omega}{\partial x^{2}} + \frac{\partial^{2} \omega}{\partial y^{2}} \right)^{2} + 2\left(1 - \mu\right) \left[\left(\frac{\partial^{2} \omega}{\partial x \partial y} \right)^{2} - \frac{\partial^{2} \omega}{\partial x^{2}} \frac{\partial^{2} \omega}{\partial y^{2}} \right] \right\} dxdy,$$

далее осуществляется переход к блоку "ВЫХОД-1".

27. Энергия деформации изгиба U_z вычисляется через распределение начальных сил в срединной плоскости полки, далее переход к блоку 29.

28. Вычисляем и уточняем выражения для определения критической распределенной нагрузки сжатия по математической модели вида:

$$q_{y,kp.} = \pi \frac{2\pi^2 D \left[b^{-2} + 3b^2 a^{-4} + (2 - 4\mu) a^{-a} \right] + 6b^2 a^{-2} q_x}{\left[2\pi L_k / a - \sin(2\pi L_k / a) \right]},$$

с моделированием графика зависимости критических напряжений сжатия $\sigma_{y \kappa p.min} = f(b, r)$, а далее вычисляются σ_t, \overline{B}_i и \sum_i по известным формулам. Переход к блоку 30.

29. На основе исследований моделируется и строится графоаналитическая модель для определения предельных режимов осадки, а также величина осадки торца заготовки для отформовки одной зоны сгиба r_{ℓ} и $r_{\ell-1}$. Вычисляется зона гофрообразования и формулируются рекомендации (расчетные – в виде логической цепи), если процесс идет, далее переход к блоку 31.

30. Проверяется механизм возникновения кромковой волнистости (дробления кромки) на горизонтальных сжимаемых полках. Проектируются графоаналитическая модель и параметры техпроцесса формообразования; тогда переход к блоку "BЫХОД-1". Если имеются отступления от результатов экспериментальных исследований, то есть параметры не совпадают с расчетными, то осуществляется переход к блоку 32.

31. Анализируется силовая схема нагружения горизонтальной полки в валковом калибре. Если нагрузка отвечает критерию, то есть положительная (Δ >0), то осуществляется переход к блоку 33, если отрицательная (Δ <0), то переход к блоку 34.

32. Анализируются все математические модели, занесенные в алгоритм (рис. 1) по единой технологической цепи оптимизации параметров технологического процесса формообразования гнутолистовых профилей. Множество математических моделей – оптимизировано, далее переход к блоку "ВЫХОД"; если есть ошибка в расчетах, производится корректировка в блоке 34, то есть осуществляется переход к блоку 34.

33.Моделируется алгоритм расчетов предельных режимов осадки тонких краевых элементов профилей на переходах окончательного формообразования. Если алгоритм совпадает с расчетным, полученным при исследовании, то осуществляется переход к блоку "ВЫХОД-1". Если алгоритм не совпадает с расчетным, то осуществляется переход к блоку 35.

34. По разделу "Технологические параметры", вычисляются параметры валковой оснастки: $R, D_L, D_{L-t}, \alpha_e, r_{e-t}$; далее осуществляется переход к блоку 36.

35. В блоках 36 и 44 алгоритма моделируются параметры профиля: *b*, S_{ρ} , r_{μ} , α_{μ} ; механические свойства заготовки: *E*, $\sigma_{s'}$, δ , *K*, $\mu_{p'}$ на ос- α_{e}, r_{e}, r_{e} рассчитывается величина осадки торца полки: $\Delta b = \Delta b(r_e, r_{e-1}, k, S)$; далее определяет-ся длина контактной зоны $L_k = L_k(\Delta b, R)$; определяется аксиальное натяжение полосы $\sigma_x = \sigma_x(S_0, E, D_e, D_{e-1});$ на основе параметрических данных L_k и σ_x – определяются критические нагрузки (напряжения): $\sigma_{\hat{e}\partial\min} = \sigma_{\hat{e}\partial\min}(b, S_0, E, \mu, L_k)$, далее на основе $\sigma_{\kappa p, min}$ производится релаксация критерия устойчивости методом сравнения необходимых напряжений формообразования с критическими $\sigma_l(\sigma_s, S_0, r_n, \alpha_n) = \sigma_{\hat{e}\hat{o}.\min}(b, S_0, E, \mu, L_k).$ To peзультатам релаксации критерия устойчивости, вычисляется минимальная толщина $S_{0\min}$: если $S_{0\min} > S_0$, то $n_0 = 1, r_e = r_n$; если $S_{0\min} \le S_0$, то $n_0 + 1, r_e = r_n + \Delta r$. Далее, предопределяется возможность увеличения радиуса r, если $S_{0 \min} \leq S_0 : \Delta r = 0.5(r_{e-1} - r_e)$ и на основании решения об увеличении (или об уменьшении) радиуса, производится корректировка величины осадки торца полки по параметрам $\Delta b = \Delta b(r_e, r_{e-1}, k, S_0)$. В вышеописанном алгоритме блоки с 36 по 44 выполнены в качестве дополнительной подсистемы для реализации (дублирования) проверки алгоритма расчетов технологических параметров технологического

процесса формообразования гнутолистовых профилей. Математические модели алгоритма экспериментально апробированы в системах автоматизации и АСУП на действующем серийном исследуемом предприятии ЗАО "Авиастар-СП".

На основании вышеизложенного в процессе экспериментальных исследований и апробирования сформированного алгоритма автоматизированного проектирования технологических параметров процесса формообразования тонких гнутолистовых профилей, выяснена полнота исследований и уместности, проведенных экспериментов; в системе UNIGRAphics алгоритм вполне работоспособен.

СПИСОКЛИТЕРАТУРЫ

- 1. Барвинок В.А., Моисеев В.К., КомаровА.Д. Пружинение прямолинейных бортов при стесненном изгибе листовых деталей эластичной средой // Авиационная техника. 2007. № 3. С. 46-52.
- Куприн П.Н., Колганов И.М. Влияние аксиального натяга полосы на устойчивость таких краевых элементов заготовки при их торцевом сжатии в роликовых парах окончательных переходов // Сборник научных трудов ИАТУ УлГТУ. Ульяновск: Венец, 2002. С. 123-129.
- Тюнин А.Н. Разработка методов организации производства механообрабатываемых изделий на основе лингвистического описания графоаналитического тезауруса. Дисс... канд. техн. наук. 05.02.22 – "Организация производства (машиностроение)". Самара: СГАУ, 2011.

FORMATION OF ALGORITHM OF THE AUTOMATED DESIGNING OF TECHNOLOGICAL PARAMETERS OF PROCESS FORMS OF FORMATION THIN BENT STRUCTURES

© 2011 I.A. Popov¹, I.V. Antipova², V.P. Mahitko², M.V. Savin²

¹ FNPC Open Society "NPO "Mars", Ulyanovsk
² Institute of Aviation Technologies and Managements, Ulyanovsk State Technical University

In clause authors represent algorithm of the automated designing of parameters of production-technological forms of formation thin bent structures in adapted under processes of the investigated enterprise on example UNIGRAphics; in detail paint it on elements analytical the schedule models with interpretation of the mathematical models realizing attributes CAIIP of parameters of technological process. Key words: automated designing, algorithm, formation, structures, schedule models.

Ilya Popov, Graduate Student.

Vyacheslav Mahitko, Candidate of Economics, Associate Professor at the Economy, Management and Computer Science Department

Irina Antipova, Dean at the Vocational Training Faculty. E-mail: Iatung@rambler.ru.

Maxim Savin, Senior Lecturer at the Aircraft Construction Department.