Seria: ENERGETYKA z. 83

Nr kol. 775

Tadeusz CHMIELNIAK, Henryk ŁUKOWICZ Instytut Maszyn i Urządzeń Energetycznych

PROJEKTOWANIE WIRNIKOWEGO WIEŃCA LOPATKOWEGO PRZY USTALONEJ GEOMETRII WIEŃCA STOJANOWEGO

> <u>Streszczenie</u>. W pracy przedstawiono algorytm obliczeń wirnikowego wieńca łopatkowego przy ustalonej geometrii wieńca kierującego wieńca łopatkowego przy ustalonej geometrii wieńca kierującego dla szczeliny międzywieńcowej uzupełnione integralnymi członami określającymi dyszypację energii w przepływie. Podano przykłady obliczeń stopnia dla dwóch funkcji kształtowania łopatek wirnikowych: $gw_z = const$ i $w_z = const$.

Ważniejsze oznaczenia

a				prędkość dźwięku,
С				prędkość bezwzględna,
J	=	$\frac{k}{k=1}$ pv	-	entalpia normalna,
k			-	wykładnik izentropy,
М			-	liczba Macha,
р			-	ciśnienie,
\mathbf{r}			-	promień mierzony od osi obrotu,
u			-	prędkość obwodowa,
v			_	objętość właściwa,
w			-	prędkość względna,
ç			_	gęstość czynnika; reakcyjność,
μ			-	wskaźnik zmniejszenia strumienia masy,
G				współczynnik nieizentropowości,
2				sprawność,
E	=	1 - 2 ,		
φ			-	funkcja prądu,
ŵ			_	predkość kątowa.

Indeksy

()'	-	dotyczy kierującego wieńca łopatkowego,								
()"	-	dotyczy wirującego wieńca lopatkowego,								
(-)	-	parametry spoczynkowe,								
()*	-	geometryczne kąty lopatkowe.								

i-1 - parametry w płaszczyźnie krawędzi włotowej,

- i parametry w płaszczyźnie krawędzi wylotowej,
- m składowa wzdłuż stycznej do merydionalnej linii prądu; dotyczy pary mokrej,
- r skladowa promieniowa,
- s przemiena izentropowa,
- u składowa obwodowa,
- w parametry w układzie względnym; parametry na promieniu wewnętrznym,
- z składowa osiowa; parametry na promioniu zewnętrznym.

1. Omówienie zadania

W sformulowaniach zadania odwrotnego (syntezy) dla stopni turbinowych wykorzystuje się niemal powszechnie osiowosymetryczny model przepływu. Sposób zadawania warunków brzegowych w płaszczyźnie merydionalnej wieńca decyduje o ogólności zadania brzegowego. Istotne komplikacje powstałe przy modelowaniu efektów dyssypacyjnych w stopniu maszyny przepływowej są powodem trudności we właściwym sformulowaniu kryterium (funkcji celu) dla rozpatrywanych zadań syntezy. Tym należy tłumaczyć brak istotniejszego postępu w rozwiązywaniu zadań syntezy całego stopnia przyjmujących jako funkoję celu minimum efektów dyssypacyjnych w stopniu.

Wyniki badań analitycznych i eksperymentalnych zagadnienia podstawowego (analizy) oraz doświadczenie projektowo-konstrukcyjne wytwórców turbin ukształtowały nieco odmienne podejście do problemów analitycznego rozwiązania rozpatrywanego zagadnienia.

Wobec trudności wskazanych powyżej polega ono głównie na przyjęciu pewnych funkcji określających zmianą danego parametru czy wielkości w przedziale wieńca lub w szczelinie międzywieńcowej.

Kryteria wyboru tych funkcji kształtujących przepływ nie są jak dotąd dostatecznie ścisłe i jednoznaczne.

Zazwyczaj kształtujemy geometrię wieńca, przyjmując przebieg w szczelinie międzywińcowej następujących funkcji: $c_u r^n = f(r)$, $w_z(c_z) = f(r)$, $gw_z(gc_z) = f(r)$, $\beta_2(\alpha_1) = f(r)$, [1, 2, 3, 4, 5, 6, 8, 9, 10, 12].

W niniejszym opracowaniu przedstawiono sposób postępowania oraz wybrane wyniki rozwiązania zadania mieszanego sformułowanego następująco. Wieniec stojanowy posiada ukształtowaną geometrię zgodnie z zależnością $\alpha_{j}^{\#} = = f(r)$.

Należy do takiego wieńca dobrać wieniec wirnikowy. Zadanie rozwiązano wykorzystując równanie ruchu Eulera dla szczeliny międzywieńcowej,uzupełnione integralnymi członami określającymi dyszypację energii w przepływie.

Do dyskusji przyjęto dwie funkcja zwinięcia lopatek wirnikowych: $\mathcal{G}w_z =$ = const i w_z = const. Zaproponowany algorytm umożliwia porównanie różnych rozwiązań geometrycznych wieńca kierującego i wirnikowego.

2. Sformulowanie zagadnień brzegowych dla zadania prostego i odwrotnego

2.1. Zadanie proste

Wychodząc z równań Eulera uzupełnionych o odpowiednie człony ujmujące w sposób integralny (energetyczny) wielkość efektów dyssypacyjnych, uzy-





$$\frac{\mathrm{d}w}{\mathrm{d}r} = \left(\frac{1}{2\gamma} \frac{\mathrm{d}\overline{\gamma}}{\mathrm{d}r} + \frac{\gamma \omega^2 r}{j}\right)w - \gamma \frac{\mathrm{d}s}{\mathrm{d}r} \frac{w \cos^2\beta}{r} + \frac{1}{2\gamma} \frac{\mathrm{d}s}{\mathrm{d}r} \frac{\mathrm{d}s}{\mathrm{d}r} + \frac{\mathrm{d}s$$

+
$$\frac{\text{wsin}^2 \beta}{1 - M_m^2} \begin{bmatrix} C_u^2 \sin^2 \tilde{y} \\ a^2 r \end{bmatrix}$$
 + $\frac{\sin \delta \cos \tilde{y}}{r} \frac{d}{dr} (rtg \tilde{y}) =$

$$-\frac{1-\frac{M^2\cos^2 t}{m}}{\cos t}\frac{\partial t}{\partial m}+2\omega\cos \beta +$$



$$+ \frac{2}{w} \frac{d\Psi}{dr} \left(\frac{d\bar{h}_{w}}{d\Psi} + j_{s} \frac{d}{d\Psi} \ln \frac{p_{w,i-1}}{2j_{w,i-1}} \right) \quad (1)$$

$$\frac{d}{dr} = \frac{\frac{k}{k-1} rw \overline{p}_{w} \sin \beta \cos \delta}{\overline{j}_{w}} (\frac{j}{\overline{j}_{w}})^{\frac{1}{k-1}}$$
(2)

gdzie:

$$\hat{p}_{w} = 6' \vec{p}_{w, i-1} \left(\frac{\vec{j}_{w}}{\vec{j}_{w, i-1}} \right)^{\frac{k}{k-1}}$$

$$\bar{h}_{w} = j + \frac{w^{2}}{2} - \frac{u^{2}}{2},$$

$$\bar{j}_{w} = \bar{h}_{w} + \frac{u^{2}}{2},$$

$$j_{s} = \bar{h}_{w} + \frac{u^{2}}{2} - \frac{w^{2}}{2y},$$

(4)

$$G = \left(\frac{j_s}{j}\right)^{\frac{K}{K-1}},$$

$$\mathbf{a}^{2} = (\mathbf{k} - 1)\mathbf{j},$$

$$M_{\rm m} = \frac{W_{\rm m}}{a}$$

Równanie (1) spełnia rolę równania równowagi promieniowej, zaś równanie (2) jest równaniem ciągłości.

2.2. Zadanie odwrotne

Równania przepływu w szczelinach międzywieńcowych przy rozpatrywaniu zagadnień odwrotnych zapisuje się w różnych postaciach w zależności od przyjętych form skręcenia lopatki. Ograniczymy się do podania układów równań dla przyjętych w dalszym ciągu zasad kształtowania łopatek 1, 2, 7 : Zasada gw = f(r)

$$\frac{\mathrm{d}\mathbf{w}}{\mathrm{d}\mathbf{r}} = \left(\frac{1}{2\gamma} \frac{\mathrm{d}\gamma}{\mathrm{d}\mathbf{r}} + \frac{\gamma_{\omega}^{2}}{\mathrm{J}}\right)\mathbf{w} - \gamma \frac{\mathrm{J}_{s}}{\mathrm{J}} \left\{ \frac{\mathbf{w} \cos^{2}\beta}{\mathrm{r}} + \frac{\mathbf{w} \sin^{2}\beta}{\mathrm{r}} + \frac{\mathbf{w} \sin^{2}\beta}{\mathrm{I} - \mathrm{M}_{m}^{2}} \left[\frac{(\mathbf{w} \cos\beta + \mathbf{u})^{2}}{\mathrm{a}^{2}\mathrm{r}} \sin^{2}\delta + \frac{\sin\beta\cos\delta}{\mathrm{r}} \frac{\mathrm{d}}{\mathrm{d}\mathrm{r}} (\mathrm{rt}_{s}\delta) - \frac{1 - \mathrm{M}_{m}^{2}\cos^{2}\delta}{\cos\delta} \frac{\partial\delta}{\mathrm{d}\mathrm{r}} \right] + 2\omega\cos\delta \right\} + \frac{1 - \mathrm{M}_{m}^{2}\cos^{2}\delta}{\cos\delta} \frac{\partial\delta}{\mathrm{d}\mathrm{r}} + \mathrm{J}_{s} \frac{\mathrm{d}}{\mathrm{d}\mathrm{r}} \left[\frac{\mathrm{w} \cos\delta}{\mathrm{r}} + 2\omega\cos\delta \right] + \frac{2}{\mathrm{w}} \frac{\mathrm{d}}{\mathrm{d}\mathrm{r}} \left(\frac{\mathrm{d}}{\mathrm{d}\mathrm{r}} + \mathrm{J}_{s} \frac{\mathrm{d}}{\mathrm{d}\mathrm{r}} \right] + 2\omega\cos\delta \right] + \frac{2}{\mathrm{w}} \frac{\mathrm{d}}{\mathrm{d}\mathrm{r}} \left(\frac{\mathrm{d}}{\mathrm{d}\mathrm{r}} + \mathrm{J}_{s} \frac{\mathrm{d}}{\mathrm{d}\mathrm{r}} + \mathrm{J}_{s} \frac{\mathrm{d}}{\mathrm{d}\mathrm{r}} \right] + 2\omega\cos\delta \right]$$
(3)
$$\frac{\mathrm{d}\Psi}{\mathrm{d}\mathrm{r}} = \mathrm{r}\gamma \,\mathrm{w}_{s}$$

gdzie:

$$\sin \beta = \frac{\overline{J}_{w} \notin W_{z}}{\frac{k}{k-1} \overline{p}_{w} W \cos \left(\frac{j}{J_{w}}\right)^{k-1}}$$

Zasada w = f(r)

$$\frac{d(\mathbf{c}_{\mathbf{u}}\mathbf{r})}{d\mathbf{r}} = \left\{ \left(\frac{1}{2\overline{y}} \frac{d\overline{y}}{d\mathbf{r}} + \frac{g_{\mathbf{r}}\omega^2}{\mathbf{j}}\right) \mathbf{w}^2 - \mathbf{w}_{\mathbf{m}} \frac{d\mathbf{w}_{\mathbf{m}}}{d\mathbf{r}} + \frac{\mathbf{w}_{\mathbf{m}}}{\mathbf{k}} + \frac{1}{2\overline{y}} \frac{d\overline{y}}{d\mathbf{r}} + \frac{g_{\mathbf{r}}\omega^2}{\mathbf{k}} \right) \mathbf{w}^2 - \mathbf{w}_{\mathbf{m}} \frac{d\mathbf{w}_{\mathbf{m}}}{d\mathbf{r}} + \frac{\mathbf{w}_{\mathbf{m}}}{\mathbf{k}} + \frac{1}{2\overline{y}} \frac{\mathbf{w}_{\mathbf{m}}}{\mathbf{k}} + \frac{1}{2\overline{y}} \frac{\mathbf{w}_{\mathbf{m}}}{\mathbf{k}} - \frac{1}{2\overline{y}} \frac{\mathbf{w}_{\mathbf{m}}}{\mathbf{k}} - \frac{1}{2\overline{y}} \frac{\mathbf{w}_{\mathbf{m}}^2}{\mathbf{k}} \left[\frac{\mathbf{v}_{\mathbf{u}}^2 \sin^2 \mathbf{y}}{\mathbf{a}^2 \mathbf{r}} + \frac{\mathbf{s} \sin \mathbf{k}}{\mathbf{r}} \cos \mathbf{y}} \frac{\mathbf{d}}{\mathbf{d}} \mathbf{r}}{\mathbf{r}} \left(\mathbf{r} \mathbf{t} \mathbf{g} \mathbf{y} \right) - \frac{1}{2\overline{y}} \frac{\mathbf{w}_{\mathbf{m}}^2}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{w}_{\mathbf{m}}^2}{\mathbf{s}} \left[\frac{\mathbf{v}_{\mathbf{u}}^2 \sin^2 \mathbf{y}}{\mathbf{a}^2 \mathbf{r}} + \frac{\mathbf{s} \sin \mathbf{k}}{\mathbf{r}} \cos \mathbf{y}} \frac{\mathbf{d}}{\mathbf{d}} \mathbf{r}}{\mathbf{r}} \left(\mathbf{r} \mathbf{t} \mathbf{g} \mathbf{y} \right) - \frac{1}{2\overline{y}} \frac{\mathbf{w}_{\mathbf{m}}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g} \mathbf{y}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}}}{\mathbf{s}} \right] \right\} - \frac{1}{\mathbf{w}_{\mathbf{u}}} + \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}}}{\mathbf{s}} \frac{\mathbf{g}}{\mathbf{s}}} \frac{\mathbf{g}}$$

W obu przypadkach przyjmujemy warunki brzegowe

$$\Psi(\mathbf{r}_{\mathbf{x}}) = 0, \quad \Psi(\mathbf{r}_{\mathbf{z}}) = \Psi_{\mathbf{z}}.$$
 (7)

Związki miedzy katami orientującymi wektory prędkości a geometrycznymi katami żopatkowymi

Przejście od geometrycznych kątów łopatek do kątów orientujących położenie wektorów prędkości wzdłuż linii prądu i odwrotnie określono w rozpatrywanym modelu za pomocą zależności [3, 5]. kąt $a_1^{\#}$ znajduje się z wzoru:

$$\operatorname{sinc}_{1}^{*} = \frac{\sqrt{2}}{\mu_{1}} \frac{\mathbf{v}_{1s}}{\mathbf{v}_{1}} \operatorname{sinc}_{1s}, \qquad (8)$$

jeżeli $\beta_1 \ge \beta_*$ i według wzoru:

$$\sin \alpha_{1}^{k} = \frac{\sqrt{2}}{\frac{k}{2}} \frac{\sqrt{\frac{2}{k} - \frac{k+1}{k}}}{\left(\frac{2}{k+1}\right)^{\frac{1}{k-1}} \sqrt{\frac{k-1}{k+1}}} \sin \alpha_{1k}$$
(9)

jeżeli $\beta_1 < \beta_*$ Analogicznie kąt β_2^* znajduje się z zależności:

$$\sin\beta_2^* = \frac{\sqrt{2''}}{\frac{\mu_2}{2}} \frac{\mathbf{v}_{2s}}{\mathbf{v}_2} \sin\beta_{2a}, \qquad (10)$$

jeżeli $\beta_2 \ge \beta_*$ i według wzoru:

$$\sin\beta_{2}^{*} = \frac{\sqrt{p^{*}}}{\frac{\mu_{2}}{\mu_{2}}} \frac{\sqrt{\frac{2}{k}} - \frac{k+1}{\beta_{2}}}{(\frac{2}{k+1})^{k-1}\sqrt{\frac{k-1}{k+1}}} \sin\beta_{2k}, \quad (11)$$

ježeli $\beta_2 < \beta_*$ gdzie:

$$\beta_1 = \frac{\mathbf{p}_1}{\bar{p}_0},$$
$$\beta_2 = \frac{\mathbf{p}_2}{\bar{p}_{w,1}},$$

tgoga = tgog cost,

$$tg\beta_{2a} = tg\beta_2$$
 boss.

Ciśnienie spoczynkowe w ruchu względnym określa zależność

$$\bar{p}_{w} = p(\frac{\bar{j}_{w}}{j})^{\frac{k}{k-1}}$$

Dla gazu doskonalego krytyczny stosunek ciśnień znajduje się ze wzoru

$$\beta_{k} = \left(\frac{2}{k+1}\right)^{\frac{k}{k-1}}$$

Wykładnik izentropy dla pary nasyconej mokrej można wyznaczyć ze związku Zaunera:

$$k = 1,035 + 0,1$$
, x,

gdzie:

x - stopień suchości przy mokrej.

Stosunek objętości właściwych we wzorach (8) i (10) określa się z tablio lub z zależności:

$$\frac{v_1}{v_{10}} = \left(\frac{1 - \frac{k - 1}{k + 1} La^2}{1 - \frac{k - 1}{k + 1} \gamma La^2}\right)$$



Rys. 2. Kąty orientujące położenie wektorów prędkości

gdzie:

$$La^{2} = \frac{k+1}{k-1} (1 - \beta_{1}^{\frac{k-1}{k}})$$

Oznaczenia kątów wektorów prędkości pokazano na rys. 2.

4. <u>Rozkład wskaźników strat i zmniejszenia strumienia masy wzdłuż wysokości łopatek</u>

Zasadnicze znaczenie dla procesu projektowania stopnia ma dokładność z jaką potrafimy określić rozkład wskaźników strat i zmniejszenia strumienia masy wzdłuż wysokości łopatek. Dane podawane na ten temat w literaturze oparte są o rezultaty badań konkretnych palisad łopatkowych dla danych liczb Macha i Reynoldsa. Nie zawsze więc istnieje możliwość uzyskania bardziej uniwersalnych związków.









Jest to problem wymagający jeszcze szerokich badań zarówno analitycznych jak i eksperymentalnych. Ogólne zasady analitycznego wyznaczania sprawności wieńca i wskaźników zmniejszenia masy przedstawiono w [11]. Wartości μ_1 , μ_2 , η' i η'' , które wykorzystano do obliczeń w niniejszej pracy przedstawiono na rys. 3 [5].

Vartości μ_1 i μ_2 dotyczą pary przegrzenej. W przypadku pracy stopnia w obszarze pary mokrej wpływ stopnia suchości na wartość μ^{μ} oblicza się z uwzględnieniem stopnia reakcyjności rys. 4 3.

202

5. Rozwiązanie układu równań

Do numerycznego rozwiązania układu równań (1,2), (3,4) i (5,6) wybrano metodę Runge-Kutta.

Dane wejściowe do obliczeń zawierają informacje dotyczące parametrów termodynamicznych i kinematycznych ozymnika na wlocie do stopnia, długości łopatek, średnic wirników, wartości nachylenia i krzywizny merydionalnych linii prądu w szczelinach międzywieńcowych oraz wartości strat w wieńcu i wskaźników zmniejszenia strumienia masy wzdłuż wysokości łopatek.

W przypadku rozpatrywania zagadnienia odwrotnego zadana jest ponadto metoda kształtowania łopatki. Wartości funkcji prądu na powierzchniach ograniczających kanał łopatkowy są równe:

$$\Psi(\mathbf{r}_{y}) = 0, \quad \Psi(\mathbf{r}_{y}) = \Psi_{y}.$$

Obliczenia prowadzi się od stopki w górę lopatki, uściślając po każdej iteracji wartość prędkości na promieniu wewnętrznym tak długo aż

$$|\varphi_{\mathbf{z}} - \varphi_{\mathbf{z}}^{\mathbf{j}} < \Delta \, \Psi,$$

gdzie:

j - ilość iteracji.

Wyznaozenie parametrów termodynamicznych dokonuje się na podstawie opracowanej dla obszaru pary nasyconej mokrej procedury tablio parowych.

W wyniku przeprowadzonych obliczeń otrzymuje się rozkład kątów wylotowych strumienia, kątów łopatkowych oraz parametrów termodynamicznych i kinematycznych pary wzdłuż wysokości łopatki.

6. Przykłady obliczeniowe

[°] Obliczenia szczegółowe przeprowadzono dla następujących funkcji kształtowania lopatek:

-	∞°î	=	const	Śwz	=	const,				
-	04 H	=	const	Wz	=	const,				
-	91	=	f(r)	Swz	=	const,				
-	or t	-	f(r)	Wz	-	const.				
Parametry termodynamiczne pary:										
- oiśnienie przed stopniem $p_0 = 13,0 \text{ kPa}$										
-	ato	bpi	leń, sucho	ści p	ar	' Y	x _o	=	0,935	
***	ciśnienie za stopniem						P.,	=	3,5 kPa.	

















T. Chmielniak, H. Łukowicz

Geometria stopnia:

- średnia średnica wieńca kopatek kierujących d_{ier} = 2,420 m,
- wysokość łopatek kierujących 1, = 0,900 m,
- średnia średnica wieńca wirującego d_{25r} = 2,480 m
- wysokość lopatki wirnikowej 1₂ = 0,960 m.
- Strumień pary przepływający przez stopień m = 52,0 Kg.

W obliczeniach przyjęto liniową zmianę tangense kąta nachylenia linii prądu:

$$tgg(r_w) = 0$$

 $tgg(r_w) = 0,5774$

oraz krzywiznę linii prądu

$$\frac{\partial \delta}{\partial_m} = 0.$$

Wyniki obliozeń przedstawiono na rys. 5a-5d.

7. Uwagi końcowe

Z uwagi na brak ścisłego i jednoznacznego kryterium funkoji celu w rozwiązaniach zadań syntezy, w praktyce projektowania ostatnich stopni przyjęto szereg kryteriów wynikających zarówno z rozważań teoretycznych jak również z badań i doświadczeń eksploatacyjnych.

Niektóre z nich są następujące: 1. Dodatni stopień reakcyjności na średnicy wewnętrznej $\mathcal{C}_{W} > 0$, 2. Minimalna wartość straty wylotowej.

- 3. $M_{w_1} = \frac{w_1}{a_4} < 0.8 = 0.95$ (na średnicy wewnę trznej).
- 4. $M_{w_1}^{W} \approx M_{w_1}^{Z}$.

5. $\beta_{1w} > \beta_{2w}^{\kappa}$ - konfuzorowość kanału przy stopce.

Rozpatrzone wyżej przykłady obliczeń stopnia spełniają powyższe kryteria i mogą stanowić podstawę do bardziej szczegółowych rozważań.

LITERATURA

 Sirotkin J.A.: Aerodynamiczeski rasczet osiewych turbomaszyn. Maszinostrojenie, Moskwa 1972.

206

- [2] Chmielniak T., Łukowicz H.: Rozwiązanie odwrotnego zagadnienia dla przepływu pary mokrej w stopniu turbiny. ZN Pol.Śl., Energetyka z.60, 19
- [3] Szczeglajew A.W.: Parowyje turbiny. Energija, Moskwa 1976.
- [4] Tuliszka E.: Turbiny cieplne. WNT, Warszawa 1973.
- [5] Trojanowski B.M.: Obliczanie i projektowanie ostatnich stopni turbin parowych. ZN Pol. Łódzkiej CMP z. 178, 1973.
- [6] Horlok H.: Axial Flow Turbines. London 1966 (tlum. w j. ros.).
- [7] Lukowicz H.: Praca dyplomowa, Gliwice 1975. Praca nieopublikowana.
- [8] Traupel W.: Thermische Turbomaschinen. Erster Band. Springer-Verlag, Berlin.
- [9] Topunow A.M., Tichomirow B.A.: Uprawljenie potokom w tiepłowych turbinach. Maszinostrojenie. Leningrad 1979.
- [10] Troilo M.: Criteri di progetto di palettature svergolate di turbine. La Termotecnica, nr 12 1976.
- [11] Chmielniak T., Szymczyk K.: Modelowanie dyssypacyjnych efektów brzegowych w wieńcach łopatkowych maszyn przepływowych. ZN Pol. Poznańskiej Maszyny Robocze i Pojazdy z. 22, 1982.
- [12] Korllow I.I.: Teoria turbomaszin. Maszinostrojenie, Leningrad 1972.

Recenzent: doc. dr inż. Jerzy Roszkowski

ПРОЕКТИРОВАНИЕ РОТОРНОГО ЛОПАТОЧНОГО ВЕНЦА ПРИ ОПРЕДЕЛЕННОЙ ГЕОМЕТРИИ СТАТОРНОГО ВЕНЦА

Резюме

В работе представлено алгорити расчётов роторного лопаточного венца при определённой геометрик направляющего венца с $\phi_1^{''} = f(r)$. Задачу решено используя уравнение движения Ойлера для межвенцовой щели пополненное сленами определяющими расселние энергии в потоке. Дано примеры расчётов ступени для двух функций образования лопаток ротора $\mathcal{C}_{W_{-}}$ = const и w_{Z} = const.

ROTOR BLADE RING DESIGN WHILE A GEOMETRY OF A STATOR RING IS FIXED

Summary

An algorithm for rotor blade ring calculation while a geometry of a stator ring is fixed has been presented. Euler equations for the interring gap with integral dissipation members are used to solve the problem. Examples are given for two functions of rotor blades shaping: $w_Z = const.$