ГИДРАВЛИКА

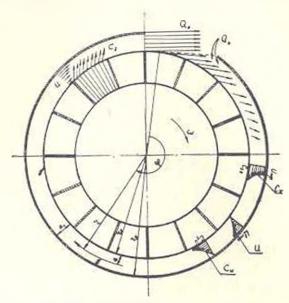
г. А. МАКАРЯН

УСТАНОВИВШЕЕСЯ ДВИЖЕНИЕ ВОЗДУХА С ПЕРЕМЕННЫМ РАСХОДОМ ВДОЛЬ ПУТИ В УСЛОВИЯХ КРУГОВОГО КОЖУХА ЦЕНТРОБЕЖНОГО ВЕНТИЛЯТОРА ЭЛЕКТРИЧЕСКОЙ МАШИНЫ

Работа центробежного вентилятора в круговом кожухе недостаточно изучена, что отражается на разработке методики расчета вентиляторов электрических машин. Апагиз работы встроенных центробежных вентиляторов, типичных для синхронных электрических машин, показывает, что они по эффективности уступают вентиляторам, работающим в спиральном кожухс. При круговом потоке поздуха, образованном в кожуке над центробежным вентилятором, не обеспечивается -икову отрем терми и вкужох кинерер отовиж эмиертмову зоникотольно чение скорости вдоль пути из-за испрерывного соединения выходящих на рабочего колеса межлопаточных струн, что сопровождается значительными потерями удельной энергии. Это приводит к инзким значевиям коэффициента давления, расхода и полезного действия неитилятора. Несмотря на это, из-за пристоты и технологичности конструкций круговых кожухов, они все еще находят применение в электромашиностроении. Поэтому изучение механизма и закономерностей дви--ох отольт ккиволоу в модоткантнов мынжедодтнер кан вкурсов кинеж жуха представляет как теоретический, так и практический интерес и позволяет усовершенствовать их методику расчета. Для наглядного представления явления на рис. 1 схематически приведена картина упрощенного плоского движения газа в круговом кожухе над центробежвым нентилятором.

Рассматриваемое сложное движение газа, имеющее место в круговом кожухе, в основном, отражается на поведении статического аваления потока [1], поэтому определение распределения скоростей и давлений в кольцевом канале пад центробежным вентилятором является основной задачей данной проблемы.

Описанный механизм движении можно истолковать или гидродинамическими методами (теорией вихрей, источника и стока), или гидравлическим методом (теорией движения жидкости с переменной массой). При гидродинамическом подходе применением теории источника и стока или вихревой теории, в лучшем случае, задачу можно решить для идеального потока без учета потеры, тогда как на самом деле, нозникающие потери на соединение межлопаточных струй с общим (транзитным) потоком значительно влияют на механизм движения. Несмотря на это, решение задачи при таком подходе представляет георетический интерес.



1²ис. 1. Схематическая вартина движения воздуха в кольцепом канале, образонанном между центробежным колесом нентилятора и круговым кожухом электрической машины.

В настоящей статье делается попытка решить поставленную за-

С целью вывода дифференциального уравнения движения поздуха с переменным расходом вдоль пути в случае канала кругового кожуха необходимо сделать следующие допущения.

Кольцевой канал образуется между двумя соосными цилиндрическими поверхностями (круговой кожух—снаружи и пентилятор—внутри) и двумя перпендикулярными к ним параллельными плоскостями, обеспечивающими постоянное живое сечение потока F = b , где b ширина, а $\Delta -$ высота канала (рис. 2).

С впутренией поверхности кольцсвого канала непрерывно поступает поток поздуха с равномерно распределенной (по поверхности)
начальной абсолютной скоростью C_{∞} . При этом относительная, радиальная и тангенциальная скорости ($W_{\infty}, C_{2r}, C_{2n}$) не изменяются, так
как они определяются расходом вентилятора Q_{01} углом S_{∞} и динейной
скоростью U_{∞} которые не зависят от системы координат. то есть

$$C_{2a} = U_a + W_a \cos \beta_a = \alpha C_{2r}; W_a = \frac{C_b}{\sin \beta_a}; C_{2r} = \frac{Q_b}{-D.b};$$

$$\frac{1}{\frac{U_{\pm}}{C_{dr}} + \operatorname{ctg} \tilde{z}_2} \cdot \tag{1}$$

- Соединение струй происходит по псему живому сечению кольцевого канала под постоянным углом, тогда

$$\frac{C_r}{C_{2r}} = \frac{C_a}{C} = a.$$

Движение установившееся:

$$\frac{\partial U}{\partial t} = 0$$
, $\frac{\partial U}{\partial t} = U \frac{\partial U}{\partial s} = 0$

Из-за малости паразитного потока 🕼 им можно препебречь.

Потери на трение при соединении струй, а также распределение скоростей U и C_x происходит согласно закону постоянства момента силы вязкого трения на круговой цилиндрической поверхности [2]. т. с.

$$M = 2\pi i r^3 \frac{\partial \phi}{\partial r} \,, \tag{2}$$

где ш — угловая скорость вращения частиц; 1 — коэффицисит трения.

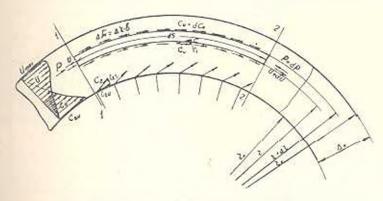


Рис. 2. Структура потока в хольцевом канале.

—В качестве массовых сил действуют центробежные силы с ускорением K_u . Функция K_u имеет потенциал Π :

$$\Pi = \frac{U^*}{r} (r - r_0) \quad \text{is} \quad K_0 = \frac{\sigma \Pi}{\sigma} = -\frac{\sigma}{\sigma} \frac{U^*}{r} (r - r_0).$$

— Распределение давления по сечению неравномерно и изменлется во закону:

$$P = \overline{P}_{i'}C_{u_i}^2 \tag{3}$$

гле Р - относительное давление, постоянное по сечению;

 плотность воздуха, изменением которой при екоростях до 100 м сек можно пренебречь. Уравнение движения с переменным расходом состанляется, исходя из закона изменения количести движения.

Рассматринается элементарная струйка, выделенная из кольцевого транцитного потока и соосная с ним. Черея элементарное живое сечение I-I ($\Delta F=bdr$) проходит масса Δm_1 со скоростью U, а с внутренией поверхности струйки за промежуток времени ΔI присоединяется масса $\Delta m_1 = PC_1\Delta I$ об со скоростью C_2 . Одновременно, с внешней поверхности струйки отделяется масса $\Delta m_0 = \Delta m_1$ (1 нисшней поверхности струйки отделяется масса $\Delta m_0 = \Delta m_1$ (1

$$-\frac{dC}{C}$$
 со екоростью $C_a = dC_u$. Суммарная масса $\Delta m_i = \Delta m_i - \Delta m_s - \Delta m_s$ выходит через сечение $2-2$ со екоростью $U = dU$.

Тогда приращение количести днижения за промежуток времени 11 будет:

$$\Delta m_{c}(U - dU) + \Delta m_{c}(C_{u} - dC_{u}) - \Delta m_{c}U - \Delta m_{c}C_{u} =$$

$$= \Delta m_{c}dU - \Delta m_{c}(U - 2C_{c}) \frac{dC}{C_{c}}$$
(4)

Из внешних сил на струйку действуют: сила давления, центробежные силы, сила турбулентного трения с напряжением т на инутренией и инешией поперхностях струйки и сила вязкого трения с напряжением т на ее боковых поперхностях.

Сила турбулентного трения, возникающая вследствие непрерывного перемешинания струй по всему сечению потока, рассматривается как объемная сила с ускорением "торможения трения" $K_- = \frac{1}{K_-}$ на радиусе r. Тогда сумма импульсов от внешних сил, спроектированных на направление U, будет иметь вид:

$$K_0 \Delta m_0 \Delta t = \Delta F \Delta P \Delta t + 2\tau dr \Delta t ds + K_0 \Delta m_0 \Delta t. \tag{5}$$

Приравнивая пыражения (4) и (5) (согласно закону изменения количести днижения) и разделив обе части полученного уравнения на $\Delta m_a \Delta t \to b dr \Delta t ds$, после некоторого преобразования получим дифференциальное уравнение кругового движения с переменной массой лля элементариой струйки несжимаемой вязкой жидкости:

$$2\frac{r-r_0}{r}U\frac{\partial U}{\partial s}+U\frac{\partial U}{\partial s}+C_0^{\frac{1}{2}}\frac{\partial \overline{p}}{\partial s} = \alpha\left(2C_0-U\right)\frac{dC_0}{dr}+$$

$$= z^{\frac{1}{2}}(r-r_0)\frac{d}{dr}\frac{d}{dr}+2z^{\frac{1}{2}}\frac{d}{br}=0.$$
(6)

Для перехода от удельной энергии элементарной струмки к полной энергии кольцевого потока уравнение (6) представляется в интегральном виде с предварительным умножением его на интенсивность объемного расхода струйки dq=d = Udr, т. с.

$$\int_{0}^{\infty} \frac{\partial U}{\partial s} \int_{0}^{3r} \left(2 \frac{r - r}{r} + 1 \right) U dr ds + \int_{0}^{\infty} \frac{dr}{ds} \int_{0}^{2r} U dr ds$$

$$= a \int_{0}^{3r} ds \int_{0}^{3r} (2C_{0} - U) U \frac{dC}{dr} dr - 2 \frac{\pi}{2} \int_{0}^{3r} A^{2} \int_{0}^{r} U dr ds$$

$$= z^{2} \int_{0}^{3r} \left((r - r_{0}) \frac{dU}{dr} \frac{dC_{0}}{dr} dr ds = 0.$$
 (7)

При выводе уравнений (6) и (7) учтено следующее:

1. Напряжения турбулентного трения и нязкого грения приняты вналогично закону сопротивления Прандтля и соответственно имеют вид:

$$\varepsilon_c = -\frac{d^2}{dr} \frac{dU}{dr} \frac{dC_x}{dr}; \quad = -\frac{d^2}{dr} \left(r\frac{\partial u}{\partial r}\right)^2,$$
(8)

где $l=z\left(r-r_{0}\right)$ — дання свободного пробега частиц; z — относительная данка свободного пробега частиц, согласно общей теории турбувенного перемешивания [3] z=0.125. Точное значение z можно установить опытным путем.

2. $\frac{\partial}{\partial r}$ определяется по (2), из чего с учетом (8) следует:

$$z = -\gamma z^{2} \frac{A^{2}}{r^{2}} \quad \text{if } \omega = -\frac{A}{2r^{2}} + B. \tag{9}$$

Установление распределения скоростей U и C_n по живому сечению потока, необходимое для интегрирования (7), производится с вохощью (9). Постоянные A и B определяются по граничным условиям для указанных скоростей и отдельности.

Для скорости U имеют место следующие граничные условия: при $r=r_n$ U=0 и при $r=r_k$ $U=U_{\max}$. (Точнее при $r=r_n$ U=0. Но $U=U_{\max}$ (рис. 2) при $r=r_k-r_n$, где $i \ll r_k-r_n$.).

Для скорости C_n имеются следующие граничные условия: при $r = r C_n - C_{2n}$ и при $r = r_k - C_n = 0$. Тогла согласно (9):

$$U = K\Delta \frac{2^{-1}}{1 + \Delta} V_i A = 2r_i KV_i$$
 (10)

rae

$$K = \left[1 + \frac{\Delta_0}{2} - \frac{\ln(1 + \Delta_0)}{\Delta_0} \right]$$

$$C_n = K_1 \frac{\Delta_0 - \Delta}{1 - \Delta} \left(1 + \frac{1 - \Delta}{1 - \Delta_0} \right) C_{2n},$$
 (11)

еде

$$K_1 = \Delta_0 \frac{1 + \Delta_0}{2 + \Delta_0}$$
; $\Delta = \frac{r - r_d}{r_s}$; $\Delta_0 = \frac{r_t - r_d}{r_s}$,

Средняя скорость кольцевого потока $V=C_{11}\Delta_{11}$ может быть пределена из уравнения перазрывности с учетом допущения (2. Пр. егрируя уравнение (7) по сечению с учетом (9), (10) и (11) и заменяя длину дуги S через угол -=s/r, получим уравнение движения двиде

$$p = \frac{C_1 \varphi - C_2 - C_3}{d\tau}$$

относительно некомой функции p — относительного статического дапления при независимой переменной вдоль потока . Величины C_{11} C_{12} постоянные.

Решение последного уравнения имеет пил:

$$= \frac{\alpha}{a} = \frac{\alpha}{h} z^{2} M_{1} \frac{z^{4}}{2} + (\alpha M_{1} + M_{2} + z^{2} M_{3}) \frac{z^{3}}{2} = M_{4}z, \qquad (12)$$

Постоянные уравнения (12) зависят только от относительной имсоты кольцевого канила $\Delta_0 = \frac{r_A}{r_A} = \frac{r_A}{r_A} = n-1$ и определяются выраженнями:

$$M_{1} = m(1 - n) \{f_{1} - f_{2}\}; \quad M_{2} = m(f_{1} + f_{2}); \quad M_{3} - m_{T} - f_{2};$$

$$M_{4} = r_{1}f_{4}f_{3}; \quad M_{5} = r_{1}f_{4}f_{3}; \quad m = \frac{1}{\kappa^{2}} n r_{2}f_{3};$$

$$f_{1} = 8 + n^{2} - 6n - \frac{3}{n}; \quad f_{2} = n - \frac{1}{n^{2}} - 4 \ln n; \quad \overline{r_{2}} = \frac{1}{2K} - \frac{1}{2K} - \frac{1}{2K}$$

$$2) \ln n - \frac{n - 1}{4} (3n^{2} - 1); \quad f_{3} = 2 - \frac{1}{3} \left(8n - \frac{1}{n^{2}}\right);$$

$$- \frac{2}{3} (8n - \frac{1}{n^{2}}); \quad f_{6} = n^{2} \ln n - \frac{n^{2} - 1}{2};$$

$$= nf_{6} - \frac{3}{4} \ln n - \frac{1}{n^{2}} + \frac{1}{n^{2$$

Для облегчения практических расчетов на рис. З приведены г зафики функций $M_{\rm b}$, $M_{\rm cl}$, $M_{\rm cl}$, $M_{\rm cl}$, поструенные для интермала $0 = 2 \Delta_c$. 1, достаточно полно охватывающего облеть прим ренных центиляторов электрических машин.

Уравнение (12) отражает закономерность изменения относительного избыточного давления идоль пути. Из него интекает, что в бальшинстве случаев (кроме случаев с - 1) при небольших значениях избыточное давление нал истроенным (и кожухе или подинциниковом щите геператора) центробежным нептилитором ст комитея мечьше нуля, т. с. возникает вакуум, что изблюдается на практике. Чем мальше находится сечение от инходного ожиз по пути потока, тем больше величица разрежения.

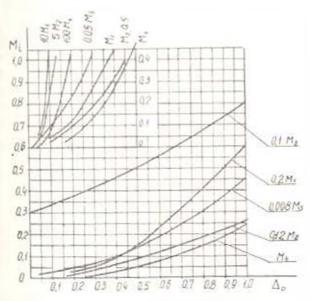


Рис. 3. Характер изменения диксий М. 2 / по относительной высоте 26 кольцевых каналов (при различных спотвошениях диаметров различно полеса и круголого колуча-

для определения полного давления вептилитора, наряду с учети и намического давления на пыходе $H_{\rm **}$, следует учесть также статистическое давление $H_{\rm **}$

В случае кругового потока воздуха пренебрежение величной $H_{cr.2}$ при работе центробежного вентилятора на исасывание прияодит в вначительным ошибкам. Величипу f: можно определять из урвижения (13) при граничном условии P + H, при 2. Угол z_{max} виштывает длину потока между соседними пыходными окнами кожуха. При числе окон Λ и угле о катычающем каждое окно, имеет место q_{max} .

Возниканидее и кожухе вентиля, ори разрежение практически может быть использовано для создания ажекции в системах охлаждения выхронных генераторов, для применения рот ционного эжектора при проектировании систем очистки охлаждающего поздуха к условиях этрегатов питания [4] и т. д. Няже приводится оценка принятых допущений.

1. Приведенные выше допущения вытекают из симметричисти работы центробежного вентилятора и установившегося характера достжения и необходимы для математической постановки задачи. Они не умаляют точность решения задачи, которая не ниже уровня гидраилических методов.

Тем не менее, влияние всех допущений и ограничений отражено в параметре z, величина которого будет устанавливаться по результатам экспериментальных исследований истроенных вентиляторов электрических машин.

- 2. Принятый закон распределения давления по сечению вытехает из уравнения Эйлера и соответствует физической картине движения.
- 3. Суммарная скорость кругового потока в любой точке C складывается из скорости транзитного потока U и скорости присоединенных струй C_n . Этюры скоростей U и C_n обоснованы теоретически, ибо характер их изменения непосредственно получен из закона постоянства момента силы вязкого трения (2) круговой цилипдрической поверхности.

Непосредственное изменение скоростей U и C_u не представляется поэможным.

Очевидно, что скорость C_1 (рис. 1) при $r=r_0$ должна принималь сное наибольшее значение C_{2n} . Именно такое значение принимают скорости присоединения C_n на нижлей границе $(r=r_0)$. Далее, опи монотовно убывают с ростом r и на внешней границе становятся равными нулм, так как при $r=r_0$ присоединение прекращается.

Разница впюр скоростей C_2 и C_3 представляет собой распределение скоростей U транзитного потока. На самом деле, накопленный ранее в развитом поле центробежных сил транзитный поток под автивным динамическим поздействием выдетающих на колеса межлонаточных струй прижимается к наружной стенке кожуха, в результате исто максимальная скорость $U_{\rm cont}$ вблизи внешней границы потока $(r-r_s)$, с уменьшением r убывает до нуля при $r-r_0$.

вниикэ

Поступило 1 1Х 1969.

9, U. BUGUPAUN

ագր աշացրունը Շարժորքը փոփորական ՄԱՍՍԱՅՈվ ԷԼԻԿՏՔԱԿԱՆ Արբսունը կաչՏբուներուցի ՕԳԱՓՈՒՈՉՆԵՐԻ ՇՐՋԱՆԱԳԾԱՅԻՆ ՊԱՏՅԱՆԻ ՊԱՅՄԱՆՆԵՐՈՒՄ

Ս, մ վարավար անք

Հոզվածը վերաբերվում է էլեկտրական մերենաների օգույին տառեցվան որոտեմի չրջանաղծային պատգանով կոնսարուկցիայի այիստաների վերլուչավելանը և այդ սիստեմի հիգրոգինամիկական տեսությունս մշակելու Լարված։ Օդափոխիչի հերսում օգի չարժման։ Հետազոտությունը։ Տիմնված է պատոխական մաստայի տեսության գրութիների վրա և Հարցի բննարկմուն ժամանակ արված է թնգունելություն։ Անտեսված է իստության փոփոխությունը օգի չարժման ժամանակ մինչի 100 մ վրկ աչաղությունների ղեպրում։

JEHEPAIVPA

- 1. Макарян Г. А. О расчете центробежного вентилятора с цилиндрическим кожухом. Электрическая промышлению ть", нып. 243, 1964.
- 2. Мили-Томсон Л. М. Теоретическая гидродинамика. Изд. "Мир", 1964.
- 3. Прината А. Гидрооэроменно ка. Изд. иностр. хиг., М., 1951.
- Микарян Г. А. О совместной работе высктрогонератора и ГТА в условиях повышенной запыленности воздуха. Труды семинара по очистке воздухо, масла и топлива. Вып. 9, кинса 2, НАМИ, М., 1969.