А.Н. ОРЕХОВ, Э.Н. САБУРОВ

Архангельский государственный технический университет

Орехов Алексей Николаевич родился в 1953 г., окончил в 1976 г. Архангельский лесотехнический институт, ассистент кафедры теплотехники Архангельского государственного технического университета. Имеет более 30 печатных трудов и изобретений.

Сабуров Эдуард Николаевич родился в 1939 г., окончил в 1961 г. Архангельский лесотехнический институт, доктор технических наук, профессор, заведующий кафедрой теплотехники, проректор по научной работе Архангельского государственного технического университета, академик Российской и Международной инженерных академий, Российской академии естественных наук, заслуженный деятель науки и техники РФ. Имеет более 300 публикаций в области аэродинамики и конвективного теплообмена в сильно закрученных потоках, их использования для интенсификации процессов тепломассообмена в аппаратах различного технологического назначения.

ИССЛЕДОВАНИЕ ТЕПЛООТДАЧИ НА БОКОВОЙ ПОВЕРХНОСТИ РАБОЧЕГО ОБЪЕМА ЦИКЛОННЫХ КАМЕР С ТОРЦЕВЫМ ВЫВОДОМ ГАЗОВ

Получены уравнения, позволяющие рассчитывать локальные и средние значения коэффициентов теплоотдачи боковой поверхности рабочего объема циклонной камеры с торцевым выводом газов.

Циклонно-вихревые камеры нашли широкое промышленное применение (в том числе и на предприятиях химико-лесного комплекса) в качестве современных нагревательных и топочных устройств, сепараторовтеплоутилизаторов, энерготехнологических установок, теплообменных и газогорелочных устройств и т.д. [2, 5]. Определяется это, прежде всего, их высокими технико-экономическими характеристиками, конструктивной простотой, а также высокой интенсивностью конвективного тепломассообмена на боковой поверхности рабочего объема – в основной зоне рабочих процессов. Последний фактор определяет организации актуальность работ, посвященных экспериментальным и теоретическим исследованиям теплоотдачи на боковой поверхности рабочего объема циклонных камер [2, 3, 5, 6-9].

В обобщенном виде схема течения у боковой поверхности циклонной камеры, предложенная Э.Н. Сабуровым и нашедшая применение в ряде работ [2-5], изображена на рис. 1. Течение представлено в виде струйного потока, распространяющегося около криволинейной стенки с постоянным радиусом продольной кривизны R. Координата х направлена вдоль поверхности камеры по траектории движения потока, а v – нормально к ней. Начало координат совмещено со срезом входного шлица. Расчетному предшествует нерасчетный входной участок длиной *x*_{вх}. На этом участке в основном сосредоточено влияние на течение особенностей распределения скорости потока в шлице и взаимодействия входящей в камеру струи с уже вращающимися в ней газами.

В работе [1] установлено, что в пристенном пограничном слое на боковой поверхности циклонной камеры распределение полной скорости потока *v* может быть аппроксимировано формулой

$$\frac{v}{v_{\delta}} = \left(\frac{y}{\delta}\right)^{1/14} \quad , \tag{1}$$

где *v*_δ – полная скорость потока на границе пристенного пограничного слоя;

δ – толщина пристенного пограничного слоя.

Установлено также, что коэффициент сопротивления трения на боковой поверхности рабочего объема циклонной камеры $c_f = 2\tau_w / \rho v_\delta^2$ (τ_w – касательное напряжение трения на боковой поверхности камеры, ρ – плотность потока) зависит от параметра $m_0 = v_0 / v_{\rm BX}$ (v_0 – полная скорость на границе осесимметричного ядра потока, $v_{\rm BX}$ – среднерасходная скорость потока во входных шлицах), являющегося аналогом известного параметра спутности или относительной скорости спутного потока, относительной площади входа потока в камеру $\bar{f}_{\rm BX} = 4f_{\rm BX} / \pi D_{\rm K}^2$ ($D_{\rm K}$ – диаметр камеры) и числа Рейнольдса $\operatorname{Re}_{\delta} = v_{\delta} \delta / v$ (v – кинематическая вязкость потока):

при *m*₀ ≤1

$$c_f = 0.018 \operatorname{Re}_{\delta}^{-2/15} m_0^{-0.304}$$
; (2)

при *m*_o>1

$$c_f = 0.021 \operatorname{Re}_{\delta}^{-2/15} m_0^{-1.91} \,. \tag{3}$$

В работе [1] получены также зависимости для определения $\overline{\nu}_{\!_{\delta}}$ и $\overline{\delta}$

и $\overline{\delta}$, которые могут быть использованы для расчета теплоотдачи на боковой поверхности циклонных камер с торцевым выводом газов.

Рассмотрим общий случай теплообмена с начальным необогреваемым участком. Безразмерная длина необогреваемого участка в пределах расчетной зоны течения $\overline{x} = x_{\text{н,y}}/r_0$ где r_0 – радиус ядра потока. Как и раньше [3, 4], полагаем физические характеристики среды и ее температуру на границе пристенного пограничного слоя постоянными. Поскольку скорость потока умеренная, тепловыделением за счет трения пренебрегаем. При принятых предположениях интегральное соотношение энергии может быть записано следующим образом:

$$\frac{d}{dx}\int_{0}^{\sigma_{T}} v(T_{w} - T) \, dy = \frac{q_{w}}{\rho c_{p}},\tag{4}$$

где $\delta_{\rm T}$ – толщина теплового пограничного слоя;

T_w – температура поверхности теплообмена (боковой поверхности камеры);

Т – температура среды;

 q_w – плотность теплового потока на стенке;

ρ, *c*_{*p*} – плотность и теплоемкость среды при постоянном давлении.

Предположим, что профиль избыточной температуры $\vartheta = T - T_w$ по аналогии с профилем скорости (1) в пределах расчетного участка описывается уравнением

$$\frac{\vartheta}{\vartheta_{\delta}} = \left(\frac{y}{\vartheta_{T}}\right)^{1/14},\tag{5}$$

где $\vartheta_{\delta} = T_{\delta} - T_w$ – избыточная температура среды на границе теплового пограничного слоя.

Распределения касательного напряжения трения И плотности теплового потока в турбулентном пограничном определяем слое по общепринятым формулам [9], которые после соответствующих преобразований и подстановки степенных распределений (1) и (5) дадут уравнение

$$\frac{q}{\tau} = \frac{c_p}{\Pr_{\text{TE}}} \frac{\vartheta_{\delta}}{v_{\delta}} \left(\frac{\delta_T}{\delta}\right)^{-1/14}, \tag{6}$$

где Pr_{ть} – турбулентное число Прандтля.

Считаем, что в пределах тонкого, по сравнению с радиусом кривизны поверхности теплоотдачи, пограничного слоя $q \approx q_w$, $\tau \approx \tau_w$. Перейдя на безразмерные переменные, запишем уравнение (6) следующим образом:

$$St = \frac{c_f}{2Pr_{TF}} \left(\frac{\delta_T}{\delta}\right)^{-1/14},$$
(7)

где St – число Стантона, St = $q_w / (\rho c_p \vartheta_{\delta} v_{\delta})$.

Подставим в уравнение (4) выражения для скорости (1), температуры (5) и, используя связь (7), проделаем указанные в нем операции:

$$\frac{15d\tilde{\delta}}{16d\overline{x}} + \frac{\tilde{\delta}}{\mathrm{Re}_{\delta}}\frac{d\mathrm{Re}_{\delta}}{d\overline{x}} = \frac{4}{7}c_{f}\frac{1}{\mathrm{Pr}_{\mathrm{TE}}\overline{\delta}} \quad , \tag{8}$$

где $\widetilde{\delta} = (\delta_T / \delta)^{8/7}$, $\overline{x} = x / r_0$ – безразмерная продольная координата.

Для решения (8) воспользуемся полученными в работе [1] формулами для безразмерной толщины пристенного пограничного слоя, $\overline{\delta} = \delta / r_0$ коэффициента сопротивления трения c_f и относительной скорости на границе пристенного пограничного $\overline{v}_{\delta} = v_{\delta} / v_0$ слоя. После подстановки их в (8) и выполнения необходимых преобразований получим линейные дифференциальные уравнения:

при *m*₀ ≤ 1

$$\frac{15d\tilde{\delta}}{16d\bar{x}} + \left(0,965 - \frac{0,83}{\bar{R}}\right)\frac{\tilde{\delta}}{\bar{x}} =$$

$$0,26m_0^{-0,126}\bar{R}^{-0,172}\bar{f}_{\rm BX}^{-0,0081}\bar{x}^{-(0,923-0,5/\bar{R})} \operatorname{Pr}_{\rm TE}^{-1} \operatorname{Re}_0^{-0,078}$$
(9)

при *m*₀ > 1

$$\frac{15d\tilde{\delta}}{16d\bar{x}} + \left(0,89 - \frac{0,76}{\bar{R}}\right)\frac{\tilde{\delta}}{\bar{x}} =$$

$$0,22m_0^{-1,113}\bar{R}^{-0,152}\bar{f}_{\rm EX}^{-0,014}\bar{x}^{-(0,843-0,454/\bar{R})} \Pr_{\rm TE}^{-1} \operatorname{Re}_0^{-0,0735}$$
(10)

где $\overline{R} = R / r_o$ – радиус кривизны траектории движения потока; Re₀ – число Рейнольдса, Re₀ = $v_0 r_0 / v$ Решаем (9) и (10) относительно $\tilde{\delta}$:

при *m*₀ ≤ 1

$$\widetilde{\delta} = 0,277 m_0^{-0,126} \overline{R}^{-0,172} \left(106 - 0,385 / \overline{R} \right)^1 \overline{f}_{\text{BX}}^{-0,0081} \times \\ \times \overline{x}^{(0,077+0,5/\overline{R})} \left[1 - \left(\frac{x_{\text{H},y}}{x} \right)^{(1,106-0,385/\overline{R})} \right] \Pr_{\text{TE}}^{-1} \operatorname{Re}_0^{-0,078} , \quad (11)$$

при *m*₀ > 1

$$\widetilde{\delta} = 0.241 m_0^{-1.113} \overline{R}^{-0.152} \left(11 - 0.36 / \overline{R} \right)^1 \overline{f}_{\text{BX}}^{-0.014} \times \\ \times \overline{x}^{(0.16+0.45/\overline{R})} \left[1 - \left(\frac{x_{\text{H.y}}}{x} \right)^{(1.11-0.36/\overline{R})} \right] \Pr_{\text{TE}}^{-1} \operatorname{Re}_0^{-0.0735}.$$
(12)

Локальное число Нуссельта представим в виде

$$\mathrm{Nu}_0 = St \ \mathrm{Pr} \ \mathrm{Re}_0 \ \overline{\nu}_{\delta},$$

(13)

где Nu₀ – местное число Нуссельта, Nu₀ = $\alpha r_0 / \lambda$;

α – локальный коэффициент теплоотдачи на поверхности стенки;

λ- коэффициент теплопроводности;

Pr-число Прандтля.

Используя найденные значения $\tilde{\delta}$, уравнения (7) и (13), а также формул для $\overline{\mathcal{V}}_{\delta}$ [1], получим расчетные зависимости для определения локального коэффициента теплоотдачи по траектории движения потока: при $m_0 \leq 1$

$$Nu_{0} = 0,0232(1,106 - 0,385 / \overline{R})^{1/16} \overline{R}^{-0.3} m_{0}^{-0.551} \overline{f}^{0.094}_{BX} \overline{x}^{(0,037 - 0,335/\overline{R})} \times \left[1 - \left(\frac{x_{H,y}}{x}\right)^{(1,106 - 0,385/\overline{R})}\right]^{-1/16} \Pr\Pr_{Tb}^{-0.694} \operatorname{Re}_{0}^{0,892} \qquad ; \qquad (14)$$

при *m*₀ > 1

$$Nu_{0} = 0,0345(1,11-0,36/\overline{R})^{1/16}\overline{R}^{-0,385}m_{0}^{-1,906}\overline{f}^{0,167}\overline{x}^{(0,0345-0,338/\overline{R})} \times \left[1-\left(\frac{x_{\text{H.y}}}{x}\right)^{(1,11-0,36/\overline{R})}\right]^{-1/16} \Pr\Pr_{\text{Tb}}^{-0,694} \operatorname{Re}_{0}^{0,887} *$$
(15)

Для того, чтобы уравнения (14) и (15) наилучшим образом описывали экспериментальные данные, скорректируем их, домножив на поправочные коэффициенты k и $k_{\text{вых}}$, учитывающие неучтенные при решении аэродинамической задачи [1] влияние параметров \overline{L}_{κ} (\overline{L}_{κ} – относительная длина циклонной камеры, $\overline{L}_{\kappa} = L_{\kappa} / D_{\kappa}$), $\overline{f}_{\text{вх}}$ и $\overline{d}_{\text{вых}}$ ($\overline{d}_{\text{вых}}$ – относительный диаметр выходного отверстия камеры; $\overline{d}_{\text{вых}} = d_{\text{вых}} / D_{\kappa}$), на особенности формирования потока в шлицах и на нерасчетном входном участке:

$$k = 1,08 + 4,29\,\bar{f}_{_{\rm BX}} - 0,23\,\bar{L}_{_{\rm K}};\tag{16}$$

$$k_{\rm Bbix} = -1,85 |\overline{d}_{\rm gbix} - 0,43|^{1,28} + 1,02.$$
(17)

Величина поправочных коэффициентов k и $k_{\text{вых}}$ для большинства имеющих практическое значение вариантов соотношений геометрических параметров циклонных камер составляет 0,88...1,15 и лишь при крайних из рассмотренных значений $\overline{d}_{\text{вых}} = 0,7, \overline{f}_{\text{вх}} = 0,0202$ и 0,1014 превышает указанные пределы, достигая, соответственно, 0,82; 0,79 и 1,23.

Переходя к Nu = $\alpha D_{\kappa} / \lambda$; критериям, Re_{вх} = $v_{\text{вх}} D_{\kappa} / v$ и принимая $\overline{x} = x / h_{\text{вх}}$, $\overline{R} \approx 1 / r_0$ ($\overline{r} = r_0 / R_{\kappa}$), для воздуха Pr = 0,7 и Pr_{ть} = 0,95, уравнения (14) и (15) можно представить:

при $m_0 \le 1$

$$Nu = 0,0184(1,106 - 0,385\bar{r}_{0})^{1/16}\bar{r}^{0,192}m_{0}^{1,341}\bar{f}^{0,094}_{BK}k_{BbIX} \times (2\bar{x}\bar{h}_{BX}/\bar{r}_{0})^{(0,037-0,335\bar{r}_{0})} \left[1 - \left(\frac{x_{H,Y}}{x}\right)^{(1,106-0,385\bar{r}_{0})}\right]^{-1/16} Re_{BX}^{0,892};$$
(18)

при m₀ >1

$$Nu = 0,0274(1,11 - 0,36\bar{r}_{0})^{1/16}\bar{r}^{0,272}m_{0}^{-1,019}\bar{f}^{0,167}_{BX}kk_{BbIX} \times (2\bar{x}\bar{h}_{BX} / \bar{r}_{0})^{(0,0345 - 0,335\bar{r}_{0})} \left[1 - \left(\frac{x_{H,Y}}{x}\right)^{(1,11 - 0,36\bar{r}_{0})}\right]^{-1/16}Re_{BX}^{0,887}.$$
(19)

Аналогичным образом можно получить уравнение для расчета локальных коэффициентов теплоотдачи, заменив в диапазоне $\bar{f}_{\rm BX} = = (1,42...10,14) \cdot 10^{-2}$ два уравнения для $c_{\rm f}$ одним

$$c_f = (0,025 - 0,123 \,\bar{f}_{\rm BX}) \,\mathrm{Re}_{\delta}^{-2/15}$$
, (20)

и воспользовавшись формулами для $\overline{\delta}$ и \overline{v}_{δ} из работы [1]:

$$Nu = 0,0287(1 - 4,92\bar{f}_{BX})^{0.94} \bar{f}^{0.345}_{BX} \bar{h}_{eX}^{-0.561} k k_{BbIX} \bar{x}^{-0.264} \times \left[1 - \left(\frac{x_{H,y}}{x}\right)^{0.785}\right]^{-1/16} Re_{BX}^{0.879} , \quad (21)$$

где

$$k = 0.5 + 9.5 \ \bar{f}_{\rm BX} - 0.16 \ \bar{L}_{\kappa}.$$
 (22)

Коэффициент *k* имеет примерно такую же величину, что и поправка (16).

Из уравнений (18), (19) можно получить расчетные зависимости для определения среднего коэффициента теплоотдачи на полной длине спиральной траектории движения струи $\overline{X} = X / h_{\text{вx}}$: при $m_0 \leq 1$

$$N\overline{u} = kk_{BMX}k_{TI}\overline{X}^{k_{1}} \operatorname{Re}_{BX}^{0,892}, \qquad (23)$$

где $k_{\rm T1} = 0,0191(1,106-0,385\bar{r}_0)^{-15/16}\bar{r}_0^{0.192}m_0^{0.341}\bar{f}_{\rm BX}^{0.094}(2\bar{h}_{\rm BX}/\bar{r}_0)^{k_1};$ $k_1 = 0,037-0,335 \bar{r}_0;$

при m₀ >1

$$N\overline{u} = kk_{Bbix}k_{T2}\overline{X}^{k_2} \operatorname{Re}_{Bx}^{0,887}, \qquad (24)$$

где $k_{\text{T2}} = 0,0294(1,11-0,36\bar{r}_0)^{-15/16}\bar{r}_0^{0,272}m_0^{1,019}\bar{f}_{\text{вх}}^{0,167}(2\bar{h}_{\text{вх}}/\bar{r}_0)^{k2};$ $k_2 = 0,0345 - 0,335 \ \bar{r}_0;$

Аналогичным образом из уравнения (21) для расчета среднего числа Нуссельта получена зависимость

$$N\overline{u} = kk_{\text{вых}}k_{\text{T3}}\overline{X}^{k_{3}} \operatorname{Re}_{\text{вх}}^{0,879},$$
(25)
где $k_{\text{T3}} = 0,039(1-4,92\overline{f}_{\text{вх}})^{0,94}\overline{f}_{\text{вх}}^{0,346}\overline{h}_{\text{вx}}^{-0,561};$

 $k_3 = -0,264.$

Для вычисления полной длины траектории движения струи в уравнениях (23)-(25) можно использовать зависимость

$$\overline{X} = 0,413 \bar{f}_{\rm BX}^{-1,135} + 4,685 \bar{f}_{\rm BX}^{0,154} - \bar{z}_{\rm BX}, \qquad (26)$$

где $\bar{z}_{_{\rm BX}}$ – относительное расстояние между осью входных шлицев и

ближайшему к ним выходному торцу циклонной камеры, $\overline{z}_{_{BX}} = z_{_{BX}} / D_{_{K}}$.

На рис. 2 выполнено сопоставление уравнений (23)-(25) с опытными данными [5]. (В табл. 1 приведены значения геометрических параметров циклонных камер, на которых выполнены экспериментальные исследования, и им обозначения опытных точек, соответствующих рис. 2, 4).

Из рис. 2 видно, что в рассмотренных диапазонах изменения режимных и геометрических параметров циклонных камер наблюдается вполне удовлетворительное совпадение расчетных зависимостей с экспериментальными данными. Отклонение между ними для большинства точек не превышает $\pm 12 \dots 14$ %. Исключение, как и для поправочных коэффициентов (16), (17), составляют данные, относящиеся к крайним значениям геометрических параметров исследованных вариантов циклонных камер, а также опыты при малых значениях $Re_{sx} < 5 \cdot 10^4$.

В уравнениях (18), (23) выражение $(1,106 - 0,385 \bar{r_0})^{1/16} \bar{r_0}^{0,192}$ (2 / $\bar{r_0}$)^{(0,037-0,335} $\bar{r_0}$) в интервале изменения $\bar{r_0} = 0,747 \dots 0,830$, имевших место в опытах при $m_0 \leq 1$ ($\bar{f}_{Bx} = 0,0404$ и 0,0202) с точностью $\pm 0,8$ %, можно заменить постоянным множителем 0,763. Приняв согласно [1] $m_0 = 4,768 \ \bar{f}_{Bx}^{0,509}$ и из конструктивных особенностей экспериментальной установки $\bar{h}_{Bx} = 1,97 \ \bar{f}_{Bx}$, выражение $m_0^{0,341} \ \bar{f}_{Bx}^{0,094} \ \bar{h}_{Bx}^{(0,037-0,335} \ \bar{r_0}) = 1,414 \ (1,97 \ \bar{f}_{Bx})^{(0,305-0,335 \ \bar{r_0})}$ в интервале $\bar{f}_{Bx} = (2,02...4,04) \cdot 10^{-2}$ с точностью $\pm 2,6$ % можно заменить числом 1,265. В указанных диапазонах изменения геометрических характеристик циклонной камеры коэффициент $k = 0,88 \pm 0,097$. С учетом отмеченного выше, при отсутствии необогреваемого участка уравнения (18), (19), (21) для расчета локальных коэффициентов теплоотдачи и (23) - (25) для средних примут следующий вид:

$$Nu = Ak_{Bbix} \ \overline{x}^{k_i} \ Re_{Bx}^n \ , \tag{27}$$

$$N\overline{u} = \frac{A}{k_i + 1} k_{_{BLX}} \overline{X}^{k_i} \operatorname{Re}^n_{_{BX}}, \qquad (28)$$

где A, k_i и n – постоянные, значения которых приведены в табл. 2.

На рис. З приведены результаты обобщения опытных данных, отражающих влияние на показатель степени *n* параметра m_0 и продольной координаты $\bar{z} = z / D_{\kappa}$ в зависимости Nu(Re^{*n*}_{Bx}). Показатель степени *n* определяли методом наименьших квадратов. Видно, что на расчетном участке движения струйного потока *n* зависит от относительной входной площади камеры или параметра m_0 и удаленности рассматриваемого сечения от входных шлицев. С учетом данного обстоятельства и влияния неавтомодельности течения на теплоотдачу [5] уравнению (28) можно придать вид, еще более приближенный к экспериментальным данным за счет коррекции по ним показателя *n*. В этом случае численные значения коэффициентов *A*, *k*_{*i*}, *n*, диапазон чисел Рейнольдса, в котором справедливо скорректированное уравнение (28), в зависимости от относительной скорости спутного потока следует выбирать из табл. 3.

На рис. 4 выполнено сопоставление уравнения (28) без коррекции (сплошные линии) и с коррекцией (штриховые) показателя n с опытными данными [5]. Получено вполне удовлетворительное совпадение расчетных и экспериментальных данных. Интересно отметить, что значения средних коэффициентов теплоотдачи, вычисленных по уравнению (28) и по ранее полученному для этой же задачи при другом способе определения n, и формуле для c_{f_3} приведенной в работе [5], близки.

Выводы:

1. На основе струйной модели течения проанализированы особенности теплоотдачи на боковой поверхности циклонных камер с торцевым выводом газов.

2. Получены расчетные уравнения для локальных и средних чисел Нуссельта. Сопоставление их с опытными данными показало вполне удовлетворительное совпадение.

3. Уравнения могут быть рекомендованы для инженерных расчетов теплоотдачи на боковой поверхности рабочего объема циклонных камер с торцевым выводом газов.

СПИСОК ЛИТЕРАТУРЫ

Сабуров Э.Н., Загоскина Т.Г. Исследование потока в [1]. периферийной области циклонных камер //Лесн. журн.-1994.- №5-6. - С. 171-182. -(Изв. высш. учеб. заведений). [2]. Сабуров Э.Н., Карпов С.В. Циклонные устройства в деревообрабатывающем и целлюлозно-бумажном производстве /Под ред. Э.Н. Сабурова. -М.: Экология, 1993. - 368 с. [3]. Сабуров Э.Н., Леухин Ю.Л. Аэродинамика и теплообмен закрученного потока в цилиндрической камере // Инж.-физ. журнал. -1985.- Т.48, № 3.- С. 369 - 375. [4]. Сабуров Э.Н., Орехов А.Н. Исследование теплоотдачи в циклонных камерах большой относительной длины // Лесн. журн. - 1994. -№ 2. -С. 124 - 135. -(Изв. высш. учеб. заведений). [5]. Сабуров Э.Н. Циклонные нагревательные устройства с интенсифицированным конвективным теплообменом. - Архангельск: Сев.-Зап. кн. изд-во, 1995.- 341 с. [6]. Стерлигов В.В. Исследование на модели конвективного теплообмена в секционных печах: Автореф. дис. ... канд. техн. наук. - Новокузнецк, 1972. - 20 с. [7]. Сухович Е.П. Аэродинамика и конвективный теплообмен в вихревой камере: Автореф. дис. ... канд. техн. наук. - Рига, 1970. - 25 с. [8]. Тонконогий А.В., Вышенский В.В. Исследование конвективного теплообмена на моделях циклонных камер // Пробл. теплоэнергетики и прикладной теплофизики. - Алма-Ата: Наука КазССР, 1964. - Вып.1. - С.189-205. [9].

Устименко Б.П. Процессы турбулентного переноса во вращающихся течениях. - Алма-Ата: Наука КазССР, 1977. - 228 с.

Поступила 13 марта 1997 г.

Таблица 1

Геометрические характеристики циклонной камеры и обозначения соответствующих им опытных данных

Ва- ри- ант	$\overline{f}_{ex} \cdot 10^2$	$\overline{h}_{ex} \cdot 10^2$	$\bar{d}_{\scriptscriptstyle B b b X}$	\overline{L}_{κ}	Обоз- наче- ние
1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12 13 14	2,02 2,02 2,02 4,04 6,30 6,30 6,30 6,30 6,30 6,30 6,30 8,20 10,14 10,14 10,14	3,98 3,98 3,98 7,96 12,44 12,44 12,44 12,44 12,44 12,44 12,44 12,44 16,17 19,95 19,95 19,95	$\begin{array}{c} 0,4\\ 0,4\\ 0,4\\ 0,3\\ 0,4\\ 0,6\\ 0,7\\ 0,4\\ 0,4\\ 0,4\\ 0,4\\ 0,4\\ 0,4\\ 0,4\\ 0,4$	$1,65 \\ 1,25 \\ 0,80 \\ 1,65 \\ 1,65 \\ 1,65 \\ 1,65 \\ 1,65 \\ 1,25 \\ 0,80 \\ 1,25 \\ 0,80 \\ 1,25 \\ $	

Таблица 2

Значения параметров, входящих в уравнения (27) и (28)

m _o	Re _{ex}	A	k_i	п
≤ 1	$1,0.10^56,3.10^5$	0,0157	k_1	0,892
> 1	$2,5 \cdot 10^4 \dots 6, 3 \cdot 10^5$	0,0166	k_2	0,887
0,621,33	$2,5 \cdot 10^4 \dots 6, 3 \cdot 10^5$	0,0198	k_3	0,879

Таблица 3

Значения параметров, входящих в скорректированное по опытным данным уравнение (28)

m _o	Re _{ex}	A	k_i	п
≤ 1	$1,0.10^56,3.10^5$	0,0479	k_1	0,80
	$1,1\cdot10^56,3\cdot10^5$	0,1324	k_2	0,72
	$2,5\cdot10^41,1\cdot10^5$	0,7579	k_2	0,57

	$1,1\cdot10^56,3\cdot10^5$	0,1133	<i>k</i> ₃	0,74
0,621,33	$2,5 \cdot 10^4 \dots 1, 1 \cdot 10^5$	0,8177	k_3	0,57