Технология культур клумбами рекомендуется для климатической зоны избыточного увлажнения на всех почвах кроме торфяных, каменистых и тяжелых суглинков.

Прямые затраты на создание и выращивание до 6-летнего возраста 100 га культур клумбами составляют 5060 р. и 533 чел.-дн. Это на 1253...3399 р. и на 365...878 чел.-дн. меньше, чем при других существующих технологиях*.

В Вахтанском ЛПХ создано 2316 га культур клумбами, старшим из них 25 лет.

УДК 533.6.011:533.527

К ОПРЕДЕЛЕНИЮ РАСХОДНЫХ ХАРАКТЕРИСТИК ЦИКЛОННЫХ АППАРАТОВ

С. В. КАРПОВ, Э. Н. САБУРОВ

Архангельский лесотехнический институт

Совершенствование конструкций циклонных аппаратов деревообрабатывающего и целлюлозно-бумажного производства и повышение эффективности их работы в значительной мере зависят от изученности характера движения потока в выходном канале устройств и способов управления их аэродинамикой путем изменения условий вывода газов [14, 15].

Известно, что закрутка циклонного потока приводит к появлению в приосевой области возвратного течения, зарождающегося вне циклонного аппарата и называемого осевым обратным током. В циклонных топках он играет роль своеобразного стабилизатора горения [5, 21]. В других устройствах, например, в нагревательных печах и циклонных сепараторах, влияние приосевого течения может быть отрицательным из-за снижения температуры греющих газов и эффективности пылеулавливания при подсосе воздуха через выходное или пылевыпускное отверстие [17]. Расходные характеристики циклонных аппаратов весьма противоречивы: по данным работ [11, 12, 19] расход газа в осевом обратном течении может достигать 30...50 % объема, вводимого через входные каналы, по другим источникам [26, 27] — незначителен.

С целью получить достоверную информацию о движении газов в выходном канале циклонного аппарата нами были проведены специальные опыты [13] на модели, описание которой приведено в работе [7]. Исследование выполнено при варьировании безразмерных площади входа $\bar{f}_{BX} = 4f_{BX}/\pi D_{K}^{2} = 0.0477...0,1956$ (D_{K} — внутренний диаметр циклона) и диаметра выходного отверстия $\bar{d}_{BLX} = 0.048...1,0$.

- Установлено, что во всем исследованном диапазоне $d_{\text{вых}}$ существуют следующие зоны: осевого обратного течения, ограниченного раднусом r_{10} ; кольцевого выходного вихря шириной $r_{\text{вых}} - r_{u0}$, который характеризуется максимальным значением аксиальной скорости $w_{xm}^{\text{вых}}$, достигаемым на раднусе r_{xm} ; разрежения (отрицательных значений избыточного статического давления P_c), определяемого радиусом $r_{\rho0}$. Избыточное полное давление P_{π} в пределах осевого обратного потока также отрицательно, причем минимум его наблюдается на раднусе r_{u0} .

Анализ распределений тангенциальной скорости w_{φ} в выходном отверстии показал, что профиль $w_{\varphi} = w_{\varphi}(r)$ характеризуется малой степенью заполнения, снижающейся с увеличением \overline{d}_{Bhix} и уменьшением \overline{f}_{Bx} Это обусловлено влиянием подсасываемого извне незакрученного осевого обратного потока и его взаимодействием с кольцевым выходным вихрем. Зависимость безразмерной тангенциальной скорости $\overline{w} = w_{\varphi}/w_{\varphi m}^{Bhix}$ ($w_{\varphi m}^{Bhix}$ — максимальная тангенциальная скорость, достигаемая на радиусе $r_{\varphi m}^{Bhix}$) от текущего раднуса $\eta = r/r_{\varphi m}^{Bhix}$ в ядре течения (при $0 < \eta < 1$) удовлетворительно описывается аппроксимацией вида [6, 7, 17]

$$\overline{w} = \left(\frac{2\eta}{1+\eta^2}\right)^{n_{\omega}},\tag{1}$$

где n_{ω} — показатель степени, определяемый из условия существования максимума угловой скорости вращения $\omega = w/\eta$ на радиусе η_{ω} (рис. 1),

^{*} Соловьев Б. П. Затраты на создание культур при различной агротехнике // Лесохоз. информ.— 1972.— № 19.— С. 7—8.

Рис. 1. Радиальные распределения безразмерной угловой скорости в выходном отверстии циклонного аппарата: 1-6 кривые, полученные расчетом по уравнению (1) при n_{ω} , равном 2,25; 5,11; 14,90; 24,51; 44,96; 142,36, и соответствующие опытным точкам 1-6 при $d_{\rm BЫX}$, равном 0,048; 0,119: 0,260; 0,600; 1,000; 7, 8 кривые, полученные расчетом по уравнению (1) при $n_{\omega} = 1,00$ и по уравнению (7)



$$n_{\omega} = \frac{1 + \eta_{\omega}^2}{1 - \eta_{\omega}^2}$$
 (2)

Опытами показано, что характерный радиус η_{ω} в сечении выхода зависит только от величины безразмерного радиуса $\eta_{\text{вых}} = r_{\text{вых}}/r_{\varphi m}^{\text{вых}}$ (рис. 2).

Приближенную аналитическую связь η_{ω} с $\eta_{вых}$ можно выявить, воспользовавшись уравнением движения свободновихревого (винтового) потока в проекции на осевое направление [6, 18]:

?ω

0,8

0,6

0,4

1.0

A - 2

v - 3

$$\nabla^{2} \overline{\omega}_{x} = 0, \qquad (3)$$

.10

1.6

,1,8

2,0

где $\overline{\omega}_x$ — безразмерная компонента вектора угловой скорости.

Рис. 2. Зависимость безразмерного радиуса от относительного диаметра выходного отверстия: 1—8—опытные точки, полученные авторами настоящей работы и исследователями [16; 22; 25; 23; 20; 24; 2]; 9, 10— кривые, полученные расчетом по методике [6] и уравнению (8)

На радиусе по имеем

$$\overline{\omega}_{x}|_{\eta = \eta_{\omega}} = \left(\overline{\omega} + \frac{1}{2} \eta \frac{\partial \overline{\omega}}{\partial \eta}\right)|_{\eta = \eta_{\omega}} = \overline{\omega}_{m}.$$
(4)

- 5

• - 6

1.2

÷

1.4

Записав уравнение (4) относительно $\overline{\omega}_m$ и приняв за переменную $\eta_{\text{вых}}$, получим

$$\frac{\partial^2 \omega_m}{\partial \eta_{\text{pbix}}^2} + \frac{1}{\eta_{\text{pbix}}} \frac{\partial \omega_m}{\partial \eta_{\text{pbix}}} = 0.$$
 (5)

Решение дифференциального уравнения будет иметь следующий вид:

$$\omega_m = c_1 \ln \eta_{\text{Bbix}} + c_2, \tag{6}$$

где c_1 и c_2 — постоянные интегрирования, которые можно найти из граничных условий задачи: при $\eta_{\text{вых}} = 1$ $\eta_{\omega} = 1$ и при $\eta_{\text{вых}} = 1,50$ $\eta_{\omega} = 0,75$.

Второе граничное условие принято по опытным данным, исходя из особенностей решения уравнения (6) и его наилучшего согласования с экспериментальными Исторначи соотночности (1) и (2) истории

Используя соотношения (1) и (2), находим

$$\overline{\omega}_{m} = \frac{1}{\eta_{\omega}} \left(\frac{2\eta_{\omega}}{1+\eta_{\omega}^{2}} \right)^{\frac{1+\eta_{\omega}^{2}}{1-\eta_{\omega}^{2}}} \simeq \frac{2}{1+\eta_{\omega}}.$$
(7)

В результате решения получаем расчетное выражение

$$\eta_{\omega} = \frac{2}{1 + 0.35 \ln \eta_{\text{Bbfx}}} - 1, \tag{8}$$

вполне удовлетворительно согласующееся с опытными данными авторов и других исследователей.

На рис. 1 показаны графическая интерпретация радиального распределения ω , рассчитанного с учетом формул (1), (2) и (8) в диапазоне η_{ω} от 0 до 0,993, и сравнение расчетных данных с экспериментальными.

Угол раскрытия воздушной струи в выходном отверстии $\varphi_{\text{вых}} = \arctan\left(\frac{w_{x\,m}^{\text{выx}}}{w_{\varphi\,m}^{\text{выx}}}\right)$ мало изменяясь в диапазоне $0,6 < \vec{d}_{\text{вых}} < 1,0$, значительно возрастает при $\vec{d}_{\text{вых}} < 0,2$. При $\vec{d}_{\text{вых}} \rightarrow 0$ $\varphi_{\text{вых}} \rightarrow \pi/2$. Опытные данные настоящей работы и исследования [16] аппроксимируются формулой

$$\varphi_{\mathbf{B}\mathbf{b}\mathbf{X}} = \frac{\pi}{2} \left(1 - \frac{\overline{d}_{\mathrm{B}\mathbf{b}\mathbf{X}}}{0.07 + 1.48\overline{d}_{\mathrm{B}\mathbf{b}\mathbf{X}}} \right). \tag{9}$$

Установлена практически линейная и единообразная связь безразмерных радиусов $\overline{r}_{\varphi m}^{\rm BMX}$ и $\overline{r}_{xm}^{\rm BMX}$ с диаметром выходного отверстия ($\overline{d}_{\rm BMX} < 0.7$).

Аналогичный характер имеет и зависимость безразмерного радиуса нулевого статического давления r_{p0} от $d_{\rm Bbix}$, общий вид которой представлен уравнением

$$\vec{r} = a + b\vec{d}_{\mathsf{P}\mathsf{B}\mathsf{b}\mathsf{I}\mathsf{X}} + c\exp\left(e\vec{d}_{\mathsf{B}\mathsf{b}\mathsf{I}\mathsf{X}}\right),\tag{10}$$

где a, b, c, e — постоянные величины, приведенные в таблице.

Радиу- сы	a	8	с	е
	$ \begin{array}{c c}0,02 \\0,02 \\0,02 \end{array} $	0,98 0,98 0,84	$\begin{vmatrix} 7,70 \cdot 10^{-4} \\ 7,70 \cdot 10^{-4} \\ 5,68 \cdot 10^{-6} \end{vmatrix}$	3,66 3,66 10,00

При оценке мощности осевых обратных течений и их влияния на общую аэродинамическую обстановку в циклонном аппарате важное значение имеет определение радиальной протяженности зоны обратного тока, характеризуемой радиусом \overline{r}_{u0} . Зависимость \overline{r}_{u0} от \overline{d}_{BMX} находим, зная закон распределения аксиальной скорости w_x в приосевой зоне.

Для однопараметрической модели осесимметричного циркуляционного потока (при пренебрежении радиальной составляющей скорости) уравнение движения имеет вид [3, 4]

$$\frac{dP_{\pi}}{dr} = \frac{w_{\varphi}}{r} \frac{d(w_{\varphi}r)}{dr} + w_{x} \frac{dw_{x}}{dr}.$$
(11)

Согласно опытным данным для большей части приосевого течения можно полагать, что P_n сохраняет примерно постоянное значение, т. е. $dP_n/dr \approx 0$. Выразив w_{φ} из (1) и подставив это значение в (11), перейдем к безразмерной форме записи:

$$\frac{1}{\eta} \left(\frac{2\eta}{1+\eta^2}\right)^{n_\omega} \frac{d}{d\eta} \left[\left(\frac{2\eta}{1+\eta^2}\right)^{n_\omega} \eta \right] + \overline{u} \frac{d\overline{u}}{d\eta} = 0,$$
(12)

где $u = w_x / w_{om}^{\text{вых}}$ — относительная аксиальная скорость.

Выполнив интегрирование, получим закон распределения $\overline{u} = \overline{u}(\eta)$ в диапазоне $0 < \eta < \eta_{u0} = r_{u0}/r_{\varphi m}^{\text{Bbix}}$

$$|\overline{u}| = \sqrt{-2} \int_{\eta=0}^{\eta} \frac{1}{\eta} \left(\frac{2\eta}{1+\eta^2}\right)^{2n_{\omega}} \left(n_{\omega} \frac{1-\eta^2}{1+\eta^2} + 1\right) d\eta + c_1^2,$$
(13)

где c_1 — постоянная интегрирования, имеющая смысл аксиальной скорости на оси циклонного потока $[u]_{\eta=0} = [\overline{w}_x]_{\eta=0}/\overline{w}_{\varphi m}^{\text{вых}}; [\overline{w}_x]_{\eta=0} = [w_x]_{\eta=0}/V_{\text{вх}};$ $\overline{w}_{\varphi m}^{\text{вых}} = w_{\varphi m}^{\text{вых}}/V_{\text{вх}}$ ($V_{\text{вх}}$ – скорость потока во входных каналах).

В соответствии с опытными данными (рис. 3)

$$|\overline{u}|_{\eta=0} = 0.14 \left(\overline{w}_{\varphi m}^{Bbix}\right)^{0.55}$$
. (14)

На рис. 4 приведены опытные и расчетные профили и в области осевого обратного течения. Из представленных данных видно, что, несмотря на определенные допущения, принятые при решении задачи, расчетные кривые в целом удовлетворительно согласуются с экспериментальными.

Рис. 3. Связь между максимальной тангенциальной и аксиальной скоростями на оси циклонного потока; 1— 3— опытные точки, полученные авторами настоящей работы и исследователями [20; 24]; 4— кривая, полученная по уравнению (14)

Рис. 4. Радиальное распределение относительной аксиальной скорости в осевом обратном течении циклонного потока: 1—4— кривые, полученные расчетом по уравнению (13) и соответствующие опытным точкам 1—4, полученным при *d* вых, равном 0,081; 0,309; 0,500; 0,700



Численное решение уравнения (13) относительно r_{u0} для заданной геометрив циклонного аппарата, использованного в опытах, с применением методики аэродинамического расчета [7, 17] может быть аппроксимировано зависимостью (10) при a = -0.02; b = 0.57; $c = 3.75 \cdot 10^{-3}$; e = 4.2.

Установлено, что безразмерный (отнесенный к входному) массовый расход воздуха

$$\overline{m}_{0} = 2 \frac{\rho_{m}}{\rho_{\text{BX}}} \overline{w}_{\varphi m}^{\text{BMX}} (\overline{r}_{\varphi m}^{\text{BMX}})^{2} \int_{0}^{\eta_{\mu 0}} |\overline{u}| \eta d\eta / \overline{f}_{\text{BX}}$$
(15)

(ρ_m и $\rho_{\rm BX}$ — плотности на радиусе $\overline{r}_{\varphi m}^{\rm BbiX}$ и во входных каналах соответственно, $\rho_m/\rho_{\rm BX} \approx 1$), возрастает с увеличением $\overline{d}_{\rm BbiX}$, достигая 60 % при $\overline{d}_{\rm BbiX} = 1,0$. Рас-



Рис. 5. Сопоставление расчетных (кривые) и опытных (точки) значений относительного массового расхода газа (а) и коэффициента расхода циклонного аппарата (б)

четные значения $\overline{m_0}$ несколько превышают (в среднем на 11 %) экспериментальные (рис. 5, *a*), что можно объяснить большей заполненностью теоретического профиля $\overline{u} = \overline{u}(\eta)$, получаемой, по-видимому, из-за того, что в уравнении (11) не учтена зависимость P_{Π} от *r*.

Использовав коэффициент расхода µ, объемный расход газа через циклонный аппарат можно связать с его аэродинамическим сопротивлением:

$$Q = \mu \frac{\pi}{4} \left(r_{\text{вых}}^2 - r_{u0}^2 \right) \sqrt{2\Delta P_{\text{n}}/\rho_{\text{вx}}} , \qquad (16)$$

где $\Delta P_{\mathbf{n}}$ — перепад полного давления в циклоне.

Выразив µ из уравнения (16) и перейдя к безразмерным величинам, получим

$$\mu = \frac{\overline{f}_{BX}}{\left(\overline{r}_{Bbix}^2 - \overline{r}_{u0}^2\right)\sqrt{\xi_{BX}}}.$$
(17)

Здесь Здесь
\$Bx — суммарный коэффициент сопротивления циклона, определяемый по рекомендациям [8—10],

$$\xi_{\rm BX} = 2\Delta P_{\rm II} / \rho_{\rm BX} V_{\rm BX}^2.$$

На рис. 5, б показаны расчетные и экспериментальные значения μ в широком диапазоне $\overline{d}_{\text{вых}}$ при $\overline{f}_{\text{вх}} = 4,77 \cdot 10^{-2}$. Полученная зависимость $\mu = \mu(\overline{d}_{\text{вых}})$ в качественном отношении соответствует аналогичным данным для центробежных форсунок и вихревых воронок [1].

СПИСОК ЛИТЕРАТУРЫ

[1]. Альтшуль А. Д. Гидравлические сопротивления.— М.: Недра, 1970.— 216 с. [2]. Балуев Е. Д. Исследование аэродинамики технологической циклонной камеры: Дис. ... канд. техн. наук. — М., 1967.— 210 с. [3]. Васильев О. Ф. Основы механики винтовых и циркуляционных потоков.— М.; Л.: ГЭИ, 1958.— 142 с. [4]. Вопросы механики вращающихся потоков и интенсификация теплообмена в ЯЭУ / Ф.Т., Каменьщиков, В. А. Решетов, А. Н. Рябов и др.— М.: Энергоатомиздат, 1984.— 176 с. [5]. Гупта А., Лилли Д., Сайред Н. Закрученные потоки.— М.: Мир, 1987.— 588 с. [6]. Карпов С. В. О расчете движения газов и теплоотдачи в приосе-вой области циклонного потока // ИФЖ.— 1984.— Т. 47.— № 6.— С. 892—903. [7]. Карпов С. В., Сабуров Э. Н. Аэродинамика и теплоотдача в циклонных камерах и пылеотделителях: Обзор и обобщение / Арханг. лесотехн. ин-т.— Архангельск, 1988.— 312 с.— Деп. в ВИНИТИ 28.01.88. № 850.— В88. [8]. Карпов С. В., Сабуров Э. Н. К обобщению экспериментальных данных по аэродинамике циклонных камер-//, Лесн. журн.— 1977.— № 1.— С. 119—122.— (Изв. высш. учеб. заведений). [9]. Карпов С. В., Сабуров Э. Н. Методика расчета аэродинамических характеристик циклонных камер // Хим. и нефтяное машиностроение.— 1977.— № 7.--С. 20-22. [10]. Карпов С. В., Сабуров Э. Н. Расчет аэродинамического сопротивления циклонов // Актуальные проблемы комплексного использования лесных ресурсов на Европей-ском Севере: Сб. науч. тр.— Архангельск: АЛТИ, 1989.— С. 167—171. [11]. Кутате-ладзе С. С., Волчков Э. П., Терехов В. И. Аэродинамика и тепломассообмен в ограниченных вихревых потоках.— Новосибирск: ИТФ СО АН СССР, 1987.— 282 с. [12]. Ляховский Д. Н. Исследование аэродинамики циклонной камеры. Вопросы [12]. Ляховский Д. Н. Исследование аэродинамики циклонной камеры. Бопросы аэродинамики циклонной камеры // Вопросы аэродинамики и теплоотдачи в котельно-топочных процессах.— М.: ГЭИ, 1958.— С. 114—150. [13]. Неманов Е. А. Иссле-дование течения потока в выходном отверстии циклонной камеры // Тез. докл. научн.-техн. конф. «Актуальные проблемы рационального использования и восстановления природных ресурсов Европейского Севера» (к 60-летию АЛТИ).— Архангельск, 1989.— С. 58—59. [14]. Сабуров Э. Н., Карпов С. В., Егоров А. И. Устройства для подсушки и сжигания отходов // Лесн. пром-сть.— 1982.— № 6.— С. 24—25. [15]. Са-буров Э. Н., Карпов С. В. Методы повышения эффективности циклонных сепа-ваторов изприрозно бумажного произволства // Бумажн. пром-сть.— 1989.— № 10. раторов целлюлозно-бумажного производства // Бумажн. пром-сть. — 1989. — № 10. — С. 26—28. [16]. Сабуров Э. Н., Карпов С. В. О влиянии формы выходного от-С. 20—26. [16]. Сабуров Б. п., Карнов С. В. Совляни формы выходнового верстия на аэродинамику циклонно-вихревых нагревательных устройств // Кузнечно-штамповочное производство.— 1974.— № 2.—С. 35—38. [17]. Сабуров Э. Н., Карпов С. В., Осташев С. И. Теплообмен и аэродинамика закрученного потока в циклонных устройствах.— Л.: Изд-во Ленингр. ун-та, 1989.— 276 с. [18]. Сатке-вич А. Общий анализ свободно-вихревого потока несжимаемой вязкой жидкости // Записки Гос. гидролог. ин-та. Т. 5. Л.: Изд-во ГГИ, 1931. С. 1 21. [19]. Стерлигов В. В., Воронцов В. Г., Ливанов С. Ф. Исследование мощности осевых лигов В. В., Воронцов В. Г., Ливанов С. Ф. Исследование мощности осевых-токов в вихревой камере // Интенсификация процессов в металлургической теплотех-нике. — Новокузнецк: Сиб. металлург. ин-т, 1974. — С. 109—111. [20]. Устименко Б. П. Исследование аэродинамики потока в топочной циклонной камере: Дис... канд. техн. наук. — Алма-Ата, 1954. — 150 с. [21]. Циклонные топки // Под ред. Г. Ф. Кнорре, М. А. Наджарова. — М.; Л.: ГЭИ, 1958. — 216 с. [22]. Якубов Г. В. Обоб[шение аэродинамических характеристик циклонных камер // Изв. вузов АН КазССР.— [1957.— Вып. 1 (12).—С. 105—118. [23]. Najim S. E., Styles A. S., Syred N. An. aerodynamic study of a modulable cyclone combustor with gaseous duels // Riv. combust.— 1980.— Vol. 34.— N 7—8.— P. 297—308. [24]. Рапоіи N. Зависимость между геометрическими симплексами и режимом течения при однофазном изотермическом моделировании циклонных топок // Rev. Roum. Sci. Techn.— Electrotechn. et Energ.— 1966.— Vol. 11.— P. 217—236. [25]. Syred N., Sahatimehr A. Cyclone combustors and the combustion of poor guality and low calorific value fuels // Int. Conf. Combust. Eng., Oxford, 11—14 Apr.— London.— 1983.— Vol. 2.— P. 43—50. [26]. The effect of the entrained gas on the vortex combustion flow / G. H. Vatistas, C. Lam, S. Lin, C. K. Kwok // AIAA Pap.— 1986.— N 1608.— P. 1—3. [27]. Vatistas G. H., Lin S., Kwojk C. K. Recent findings on confined vortex chamber flow // AIAA Pap.— 1985.— N 1559.— P. 1—18.

УДК 674.047

выбор

РАЦИОНАЛЬНОГО ТИПА КОНВЕКТИВНОЙ СУШИЛКИ ДЛЯ ИЗМЕЛЬЧЕННОЙ ДРЕВЕСИНЫ

В. П. ОРЛОВ, Ю. Л. ЮРЬЕВ

Уральский лесотехнический институт

Сушка измельченной древесины (опилки, щепа, болокно) -- обязательный этап в технологии ее переработки.

Существующие виды конвективной сушки в пневматических, аэрофонтанных, барабанных сушилках и сушилках с кипящим слоем в той или иной степени решают проблему обезвоживания древесины, исходя из технологических потребностей. Определенную трудность представляет сушка до влажности 5...10 %. Это связано с низкой скоростью процесса во втором периоде сушки, т. е. во внутрилиффузионной области. После достижения критической влажности (20...22 %) требуется значительное время пребывания материала в аппарате, что связано с увеличением его объема.

Аэрофонтанная сушилка и пневматическая труба-сушилка — наиболее простые и надежные в эксплуатации аппараты. Однако использование труб-сушилок для глубокой сушки приводит к неоправданно большим длянам труб (30 ... 50 м) из-за малого времени пребывания материала в аппарате. Гораздо чаще для этой целя применяют аэрофонтанные сушилки, как правило, многокамерные, которые обеспечивают более длительное пребывание частиц в зоне сушки и, следовательно, низкую конечную влажность материала. Относительно допустимой температуры теплоносителя в этих сушилках имеется разноречивая информация [1, 2]. Наблюдаемая некоторыми исследователями термическая деструкция древесины связана, по-видимому, с интенсивной циркуляцией частиц в аппарате. В этом случае контакт достаточно обезвоженной частицы с горячим теплоносителем возможен в горловине аппарата. Кроме того, высокие относительные скорости частици газа наблюдаются лишь в ядре потока, в остальной же части объема аппарата частицы перемещаются медленно, что приводит к их перегреву.

Рекомендуемая в литературе температура теплоносителя сравнительно невысока (200...400 °C), при этом влагосъем также низкий, а число последовательно устанавливаемых конусов составляет до 2...5 единиц. Существующий метод расчета таких многокамерных аппаратов учитывает лишь параметры сушки (скорость газа в горловине, температура теплоносителя) в первом аппарате; последующие аппараты, исходя из удобства изготовления, имеют такие же размеры. Поэтому наблюдаемое постепенное снижение влагосъема в конусах связано не только с падением скорости сушки, но и с нарушением нормального гидродинамического режима их работы.

Таким образом, использование простых некомбинированных сушилок (пневматической и аэрофонтанной) для сушки древесины до низкой конечной влажности не позволяет в полной мере использовать их потенциал, а именно, высокую скорость удаления физической влаги в пневматической сушилке и значительное время пребывания частиц измельченной древесины в аэрофонтанной сушилке.

Представляется, что удаление физической влаги рациональнее проводить в трубесушилке, где из-за высоких относительных скоростей газа и частиц снижается внешнедиффузионное сопротивление и обеспечивается высокая скорость сушки. Одновременно может быть повышена температура теплоносителя до 600 ... 800 °С без термической деструкции частиц. Внутридиффузионную стадию процесса разумнее проводить в аэрофонтанной сушилке при пониженных температурах.

В табл. 1 и 2 представлены результаты сравнительного расчета процесса сушки измельченной древесины по трем вариантам: в трубе-сушилке, в аэрофонтанной и