## **Combustion of Solid Fuel in a Vortex Furnace with Counter-swirling Flows**

Redko A.A.<sup>1</sup>, Redko I.A.<sup>2</sup>, Redko A.F.<sup>1</sup>

<sup>1</sup>Department of heat and gas supply, ventilation and the use of thermal waste energy Kharkiv National University of Construction and Architecture Kharkov, Ukraine. <sup>2</sup>Department of Exploitation of gas and heating systems Kharkiv National University of Urban Economy by O.M. Beketov

Kharkiv, Ukraine.

Abstract. The results of computer simulation of the processes of incineration of low-grade solid fuelpulverized peat with a moisture content of 40%, an ash content of 6% are given. It has been determined the fields of distribution of temperature, velocity of gases and particles in the volume and at the outlet from the furnace. The three-dimensional temperature distribution in the combustion chamber indicates high-temperature combustion of peat particles at temperatures above 1700°C with liquid ash removal in the lower part of the furnace. It has been determined that when the furnace is cooled, it is not ensured combustion of the fuel completely. The value of the swirling flow rate at the outlet from the furnace (up to 370 m/s) ensures the efficiency of separation of fuel particles, reducing heat losses from mechanical underburning. It is determined that the concentration of oxygen is close to zero over the entire height of the furnace, at an outlet from the furnace the oxygen concentration is 5...6%, since oxygen is supplied with excess ( $\alpha_B = 1,2$ ). The results of a numerical study showed that the diameter of peat particles affects the process of their combustion: coke particles with an initial diameter of 25 mkm to 250 mkm burn out by 96%. With an increase in particle diameter up to 1000 mkm, the degree of burn-out of coke decreases, but at the same time their removal decreases. It is shown that the furnace ensures the completeness of combustion of peat particles of peat 99.8%, volatiles is 100%.

Keywords: numerical simulation, combustion processes, solid fuel, furnace.

# Arderea combustibilului solid într-un cuptor cu turbionare cu fluxuri contra-turbionare <sup>1</sup>Rediko A.A., <sup>2</sup>Rediko I.A., <sup>1</sup>Rediko A.F.

<sup>1</sup>Catedra de furnizare a căldură și gazelor, ventilație și de utilizare a resurselor energetice termice secundare, Kcharkov Universitatea Națională de Construcții și Arhitectură

Kharkov, Ucraina

<sup>2</sup>Catedra de exploatare a sistemelor de gaze și încălzire

Kharkiv Universitatea Națională de Economie Municipală. AM Beketov

Kharkov, Ucraina

Rezumat. Tehnologia cu ciclon-vortex de ardere a combustibilului solid permite reducerea volumului de combustie al centralei, dimensiunile si masa acesteia. Amestecarea intensă a particulelor de combustibil și a aerului într-un flux turbionar asigură transferul intensiv de masă și căldură și arderea eficientă a combustibilului. Utilizarea tehnologiei cu ciclon-vortex face posibilă poziționarea preîncălzitoarelor în volumul cazanelor. Această tehnologie pentru arderea combustibililor solizi nu a fost studiată în mod adecvat. Scopul lucrării este acela de a studia cu metode numerice procesele de ardere a turbei pulverizate într-un cuptor cu turbionare cilindrică cu fluxuri contra-turbionare. Se prezintă rezultatele simulării pe calculator a proceselor de incinerare a turbării cu pulbere solidă cu conținut scăzut de calciu, cu un conținut de umiditate de 40%, continutul de cenusă de 6% și o valoare calorică superioară Q<sub>sp</sub>= 12,3 MJ / kg. S-au determinat câmpurile de distributie a temperaturii, a vitezei gazelor si a particulelor în volum si la iesirea din cuptor. Distributia tridimensională a temperaturii în camera de combustie indică arderea la temperaturi înalte a particulelor de turbă. la temperaturi de peste 1700 ° C cu îndepărtarea cenușii cu lichide în partea de jos a cuptorului. S-a constatat, că atunci când cuptorul este răcit, nu este asigurată arderea completă a combustibilului. Rezultatele unui studiu numeric au arătat, că diametrul particulelor de turbă afectează procesul de combustie: particulele de cocs cu un diametru inițial de 25 µm până la 250 µm ard la nivel de 96%.

*Cuvinte-cheie:* simulare numerică, procese de ardere, combustibil solid, focar al cazanului.

## Сжигание твёрдого топлива в вихревой топке со встречными закрученными потоками <sup>1</sup>Редько А.А., <sup>2</sup>Редько И.А., <sup>1</sup>Редько А.Ф.

<sup>1</sup>Кафедра теплогазоснабжения, вентиляции и использования тепловых вторичных энергоресурсов,

Харьковский национальный университет строительства и архитектуры

Харьков, Украина

<sup>2</sup>Кафедра эксплуатации газовых и тепловых систем

Харьковский национальный университет городского хозяйства им. А.М. Бекетова

Харьков, Украина

Аннотация. Циклонно-вихревая технология сжигания твёрдого топлива позволяет уменьшить топочный объем котельного агрегата, его габариты и массу. Интенсивное перемешивание частиц топлива и воздуха в закрученном потоке обеспечивает интенсивный тепломассообмен и эффективное сжигание топлива. Использование циклонно-вихревой технологии позволяет размещать предтопки в топочном объеме котлов. Эту технологию для сжигания твёрдых топлив исследовано недостаточно. Целью работы является численное исследование процессов сжигания пылевидного торфа в цилиндрической вихревой топке со встречными закрученными потоками. Приведены результаты компьютерного моделирования процессов сжигания низкосортного твёрдого топлива – пылевидного торфа с влажностью 40%, зольностью 6% и высшей теплотой сгорания Q<sub>в.р</sub>=12,3 МДж/кг. Определены поля распределения температуры, скорости газов и частиц в объеме и на выходе из топки. Трехмерное распределение температуры в топочном объёме указывает на высокотемпературное сжигание частиц торфа при температуре выше 1700°С с жидким шлакоудалением в нижней части топки. Определено, что при охлаждении топки не обеспечивается полное сжигание топлива. Значение скорости закрученного потока на выходе из топки (до 370 м/с) обеспечивает эффективность сепарации частиц топлива, снижая потери теплоты от механического недожога. Тепловое напряжение топочного объёма составляет 22,12 MBт/м<sup>3</sup>, а тепловое напряжение сечения топки 80,64 МВт/м<sup>2</sup>. Приведены траектории движения частиц диаметром 25 мкм и 250 мкм в объеме топки. По всей высоте топки концентрация кислорода близка к нулю, на выходе из топки концентрация кислорода равна 5...6%, поскольку кислород подается с избытком (а<sub>в</sub>=1,2). Механический недожог составляет 0,06%. Результаты численного исследования показали, что диаметр частиц торфа влияет на процесс их сгорания: кокс частиц с начальным диаметром от 25 мкм до 250 мкм выгорает на 96%. Топка обеспечивает полноту сжигания пылевидных частиц торфа 99,8 %, летучих – 100%.

*Ключевые слова*: водотрубный котёл, топка, оксид азота, вторичный излучатель, численные исследования.

Условные обозначения	Описание	Условные обозначения	Описание
1	2	3	4
uj	декартовы компоненты вектора осредненной скорости газа	$\omega_0 = \sigma_s / \beta_0$	альбедо рассеяния
x <sub>j</sub>	декартовы координаты	$I_b = \sigma T^4 / \pi$	интенсивность излучения абсолютно чёрного тела
Sn	источник массы, соответствующий переносу массы в газовую фазу от реагирующих частиц	σ	постоянная Стефана – Больцмана
ρ	плотность газа	Ω'	единичный вектор телесного угла, характеризующий направление распространения теплового излучения вследствие рассеяния фотонов <i>Š</i> '
τ <sub>ij</sub>	компоненты тензора напряжений	h	мгновенная энтальпия
р	давление газа	$P_n(f_n)$	функция ПРВ, описывающая вероятность того, что

## Условные обозначения.

			значение переменной φ <sub>i</sub> находится между φ и φ+Δφ и аппроксимируемая β- функцией
μ	динамическая вязкость	R	универсальная газовая постоянная
μ <sub>т</sub>	турбулентная вязкость	Mi	молекулярная масса химического компонента і
Сμ	эмпирический коэффициент	Y <sub>d</sub>	массовая доля частиц с диаметром, большим d
k	кинетическая энергия турбулентности	$\overline{d}$	медианный диаметр частиц
$u'_i$	возмущения скорости газа относительно осредненного значения	n	параметр распределения
З	удельная скорость диссипации кинетической энергии турбулентности	$u_{_{pj}}$	декартовы компоненты вектора скорости частицы
ν	коэффициент кинематической вязкости	t	время
$\mathbf{S}_{\mathbf{fj}}$	источник количества движения, обусловленный межфазным взаимодействием;	ρ	плотность газа
Y <sub>i</sub>	массовая доля химического компонента і	C <sub>R</sub>	коэффициент аэродинамического сопротивления частицы
$\Delta h_{ m fi}^0$	удельная энтальпия образования химического компонента і	Rep	относительное число Рейнольдса частицы
Т	температура газа	$ ho_{p}$	плотность частицы
T <sup>0</sup>	стандартная температура	$d_p$	диаметр частицы
c <sub>pi</sub>	удельная теплоемкость химического компонента і при постоянном давлении	uj	декартовы компоненты вектора скорости газа
Pr	число Прандтля	m <sub>p</sub>	масса частицы
Pr	турбулентное число Прандтля	c <sub>p</sub>	удельная теплоемкость частицы
$\mathbf{S}_{q}$	источник теплоты, обусловленный межфазным взаимодействием с частицами	T <sub>p</sub>	температура частицы
$\sigma_k, \sigma_\epsilon, C_{\epsilon 1}, C_{\epsilon 2}$	эмпирические коэффициенты	t	время
G	член, характеризующий генерацию кинетической энергии турбулентности за счет сдвиговых напряжений	α	коэффициент теплоотдачи
σ <sub>т</sub> , С <sub>g</sub> и С <sub>d</sub>	эмпирические коэффициенты	Sp	площадь поверхности частицы
$\beta_0 = k_a + \sigma_s$	объёмный коэффициент затухания	$T_{\infty}$	локальная температура газа

$k_{\mathrm{a}}$	объёмный коэффициент поглощения	$f_{v,0}$	массовая доля летучих, изначально присутствующих в частице
$\sigma_{\rm s}$	объёмный коэффициент рассеяния	$h_{v}$	удельная теплота образования летучих частиц
Ι	интенсивность излучения	$m_{p,0}$	начальная масса частицы
ř	радиус-вектор произвольного луча в угловом направлении распространения излучения <i>S</i>	k	кинетическая скорость
$A_1$	предэкспоненциальный множитель	$f_\kappa$	массовая доля кокса, изначально присутствующего в частице
Е	энергия активации	$H_u$	удельная теплота сгорания кокса
R	универсальная газовая постоянная	$f_h$	эмпирический коэффициент
$\mathrm{D}_0$	коэффициент диффузионной скорости	Sp	площадь поверхности частицы
$C_1$	эмпирический коэффициент	$p_{O_2}$	парциальное давление кислорода в газе
d <sub>p</sub>	диаметр частицы	R	коэффициент кинетической скорости
C <sub>2</sub>	предэкспоненциальный множитель	Re <sub>p</sub>	относительное число Рейнольдса частицы

## Введение

Повышение эффективности энергосбережения в системах теплоснабжения возможно путем применения низкосортных твёрдых топлив, древесных и угольных отходов. Однако слоевые топки котельных установок модернизации нуждаются В ИХ для сжигания низкокалорийных твердых топлив с высокой влажностью и зольностью, полидисперсным составом [1-5]. Топки с кипящим слоем нуждаются в улучшении сепарации частиц, которые выносятся, и их возвращения к топкам для дожигания [6]. Вихревые топки являются эффективными [5, 7, 8]. Но вихревые топки так же характеризуются значительным механическим недожогом, что требует их модернизации.

## **І. СОСТОЯНИЕ ПРОБЛЕМЫ**

Вихревая технология является эффективной современной технологией энергетического использования твёрдого топлива и пылеудаления. Её широко применяют в энергетике с 1970 года [1–5, 17, 18] и аспирационных системах [9].

К основным преимуществам низкотемпературной вихревой технологии сжигания относятся улучшенные показания. стойкость экологические зажигания и горения твёрдого топлива без мазутом, подсветки газом или схем использование безмельничных подготовки топлива. Низкотемпературная вихревая технология сжигания твёрдого топлива может быть реализованной в традиционной камерной топке путём её модернизации. Низкотемпературная обеспечивает вихревая технология сжигание таких твёрдых топлив как: каменный и бурый уголь, горючие сланцы, торф, отходы обработки древесины и другие виды биотоплива.

Низкотемпературные вихревые технологии, реализованные в камерных топках, используют принцип организации низкотемпературного сжигания твёрдого топлива в условиях многократной циркуляции частиц в камерной топке.

В камерных топках организовано две зоны горения: вихревая и прямоточная. В топке зона активного горения занимает объем значительный топочного пространства. позволяет снизить что максимальную температуру в вихревой топке на 100-300°С. Тем не менее объем топки остается большим, что определяет габариты и металлоемкость котельного агрегата. В камерной топке, которая реализует рассоединённую вихревую схему топочного процесса, крупные завихрения не обеспечивают целостность потока.

Циклонно-вихревая технология твёрдого сжигания топлива позволяет уменьшить топочный объем котельного агрегата. его габариты И массу. Интенсивное перемешивание частиц топлива и воздуха в закрученном потоке обеспечивает интенсивный тепломассообмен и сжигание топлива. Для котлов тепловой мощностью меньше 30 МВт организовать низкотемпературную вихревую технологию сложно. Поэтому сжигание местных топливных отходов и биотоплив в котлах малой мощности (до ЗМВт), представляет особый интерес.

Использование циклонно-вихревой технологии в качестве предтопок котлов для сжигания жидких и газообразных топлив позволяет размещать предтопки в топочном объеме котлов [7, 8]. Данная технология для сжигания твёрдых топлив исследована недостаточно.

При энергетическом использовании топлив свойства золы определяют технологию и режим сжигания.

Способ шлакоудаления определяется температурой нормального жидкого шлакоудаления (t<sub>н.ж.</sub>) газов в нижней части топки. Температура t<sub>н.ж.</sub> зависит от содержания в шлаке железа и степени его окисления, содержания оксида кальция.

Состав шлака торфа: SiO<sub>2</sub> (25-40%), Al<sub>2</sub>O<sub>3</sub> (5-30%), CaO (30-55%), MgO (0-10%), Fe<sub>2</sub>O<sub>3</sub> (5-30%), FeO (0-30%). При этом выполняется соотношение SiO<sub>2</sub>/Al<sub>2</sub>O<sub>3</sub>=1,33>1,2. Для топок с жидким шлакоудалением соотношение SiO<sub>2</sub>/Al<sub>2</sub>O<sub>3</sub> должно быть выше 1.2 [19]. Для золы торфа температура плавления составляет 1070-1200°C.

В однокамерных топках для получения жидкого шлака и удаления его из топки, нижняя часть топки выполняется с пережимом, выделяя небольшой объём для камеры сгорания и плавления шлака. Улучшение пофракционного состава топливных частиц путем сокращения содержания крупных фракций обеспечивает более полное сжигание топлива и снижение потерь механического недожога q4.

В вихревой топке с пересекающимися струями и односторонним пережимом выделяется форсированная камера сгорания плавления шлаков [20]. В топке И улавливается до 60% шлака. Тепловое напряжение в камере горения и плавления шлака составляет 580-700 кВт/м<sup>3</sup>. Топка менее чувствительна к качеству сжигаемого топлива при работе на переменных режимах И пониженной нагрузке. Дальнейшее повышение интенсивности процесса горения в топках с жидким шлакоудалением в широком диапазоне тепловых нагрузок достигается в двухкамерных топках [20], циклонных топках [18], в топках с вертикальными предтопками [17].

Потери теплоты ОТ химической неполноты сгорания (q<sub>3</sub>) в циклоне бурого угля составляют q<sub>3</sub>=0,5%, потери теплоты от механического недожога - q<sub>4</sub>=0,2%. Тепловое напряжение циклонов (предтопков) составляет 1300кВт/м<sup>3</sup>, в топках с вертикальными предтопками 760-870 кВт/м<sup>3</sup>, в двухкамерных топках – 700-810 кВт/м<sup>3</sup>. В циклонных топках в жидком 85-90% виде улавливается до 30ЛЫ. Горизонтальные циклоны не рекомендуются для сжигания твердых топлив из-за недостаточно устойчивого, интенсивного и экономичного сжигания.

Топки с вертикальными предтопками обеспечивают сжигание пыли угрубленного размола бурых углей, размером фракций до 1000 мкм. Тепловое напряжение объёма вертикального циклона составляет 1,1-1,4 МВт/м<sup>3</sup>, суммарные тепловые потери составляют q<sub>3</sub>+q<sub>4</sub>=0,5%, температура газов 1550-1600°С.

Для котлов тепловой мощностью от 4 до 30 МВт является эффективным применение технологии высокотемпературного циркулирующего кипящего слоя. Однако высокие скорости движения газов требуют значительных габаритов топочного объема, а многократная циркуляция твёрдых частиц требует высокоэффективных сепарационных устройств.

#### II. ЦЕЛЬ РАБОТЫ

Целью работы является числовое исследование процессов сжигания пылевидного торфа В цилиндрической встречными вихревой топке co закрученными потоками.

## III. ОБЪЕКТ И МЕТОДИКА ИССЛЕДОВАНИЯ

При математическом описании физикохимических процессов топке в принимались следующие основные допущения: течение несущей газовой среды трёхмерное, химически реагирующее; квазистационарное, несжимаемое, турбулентное, многокомпонентное, скорость газофазных химических реакций бесконечно велика; газовая смесь находится состоянии термодинамического в равновесия; плавучестью, объемной вязкостью, вязким нагревом пренебрегаем; торфа частицы сферические, полидисперсные; объемом. занимаемым пренебрегаем; частицами, горение торфяных частиц включает процессы выхода и воспламенения летучих И выгорания коксового остатка; учитывается теплообмен излучением; турбулентность изотропная: частишы не оказывают влияния на параметры турбулентности; учитывается турбулентное рассеивание частиц.

Пылеторфяная аэросмесь моделировалась двухфазная смесь с эйлеровым как описанием газовой фазы (сплошная среда) и лагранжевым описанием движения частиц торфа (траекторная модель). Взаимодействие фаз учитывалось на основе модели «частица – источник в ячейке» [10], в соответствии с которой присутствие частицы в потоке проявляется через дополнительные источники в уравнениях сохранения сплошной фазы. Полагалось, термохимическое что мгновенное состояние потока однозначно определяется консервативной скалярной величиной безразмерной функцией Шваба Зельдовича f. которая имеет смысл массовой доли восстановленного топлива. Взаимодействие химических процессов и турбулентности описывалось статистически функции с помощью плотности распределения вероятности (ПРВ).

При сделанных выше допущениях поведение газовой фазы описывается системой дифференциальных уравнений в

производных, частных состоящей ИЗ осредненных по Рейнольдсу уравнений Навье-Стокса, двух уравнений дифференциальной модели турбулентности k-є типа [11], уравнений сохранения для безразмерных функций Шваба Зельдовича fn и для пульсаций этих  $g_n = f_n'^2 [12]$ функций И интегродифференциального уравнения переноса излучения [14]:

$$\rho \frac{\partial u_j}{\partial x_i} = S_n \tag{1}$$

$$\rho \frac{\partial u_j u_i}{\partial x_j} - \frac{\partial p}{\partial x_i} - \frac{\partial \tau_{ij}}{\partial x_j} = S_{fi}, j = 1, 2, 3 \quad (2)$$

$$\rho \frac{\partial u_j h}{\partial x_j} - \frac{\partial}{\partial x_j} \left( \frac{\mu}{\Pr} + \frac{\mu_m}{\Pr_m} \right) \frac{\partial h}{\partial x_j} = S_q, j = 1, 2, 3 \quad (3)$$

$$\rho \frac{\partial u_j k}{\partial x_j} - \frac{\partial}{\partial x_i} \left( \mu + \frac{\mu_m}{\sigma_k} \right) \frac{\partial k}{\partial x_j} - \rho(G - \varepsilon) = 0, j = 1, 2, 3$$
(4)

$$\rho \frac{\partial u_j \varepsilon}{\partial x_j} - \frac{\partial}{\partial x_i} \left( \mu + \frac{\mu_m}{\sigma_{\varepsilon}} \right) \frac{\partial \varepsilon}{\partial x_j} -$$
(5)

$$-\rho(G_{\varepsilon 1}G - G_{\varepsilon 2}\varepsilon)\frac{-}{k} = 0, j = 1, 2, 3$$

$$\rho\frac{\partial(\bar{u}f_n)}{\partial x_j} = \frac{\partial}{\partial x_j} \left(\frac{\mu_m}{\sigma_m} \cdot \frac{\partial f_n}{\partial x_j}\right) + S_n, j = 1, 2, 3; n = 1, 2, 3 \quad (6)$$

$$\rho\frac{\partial(\bar{u}g_n)}{\partial x_j} = \frac{\partial}{\partial x_j} \left(\frac{\mu_m}{\sigma_m} \cdot \frac{\partial g_n}{\partial x_j}\right) + C_g \mu_m \left(\frac{\partial f_n}{\partial x_i}\right)^2 - (7)$$

$$-C_{d} \mathcal{P}_{\overline{k}} g_{n}, J = 1, 2, 3, n = 1, 2, 3$$

$$\frac{1}{\beta_{0}} \cdot \frac{dI(\vec{r}, \vec{s})}{ds} + I(\vec{r}, \vec{s}) = (1 - \omega_{0}) I_{b}(\vec{r}) + \frac{\omega_{0}}{4\pi} \int_{\Omega'=4\pi} I(\vec{r}, \vec{s}) d\Omega'$$
(8)

$$\tau_{ij} = (\mu + \mu_m) \left( \frac{\partial u_i}{\partial x_j} + \frac{\partial u_j}{\partial x_i} \right)$$
(9)

Турбулентная вязкость, определяется по формуле Колмогорова – Прандтля [13].

$$\mu_m = C_\mu \rho \frac{k^2}{\varepsilon} \tag{10}$$

$$k = \frac{1}{2}u'_i u'_i \tag{11}$$

$$\varepsilon = \frac{1}{2} v \left( \frac{\partial u'_j}{\partial x_i} + \frac{\partial u'_i}{\partial x_j} \right)^2$$
(12)

$$h = \sum_{i} Y_i \left( \Delta h_{fi}^0 + \int_{T^0}^T c_{pi}(T) dT \right)$$
(13)

Генерация кинетической энергии турбулентности за счет сдвиговых напряжений, определяется по формуле:

$$G = \mu_m \frac{\partial u_i}{\partial x_j} \left( \frac{\partial u_i}{\partial x_j} + \frac{\partial u_j}{\partial x_i} \right)$$
(14)

Уравнение (8) записано, исходя из допущения квазистационарном, 0 когерентном И изотропном переносе излучения [16]. Безразмерная функция Шваба Зельдовича определяется выражением:

$$f_n = \frac{Z_q - Z_{q.O}}{Z_{q.F_1} - Z_{q.O}}$$
(15)

$$f_1 + f_2 + f_o = 1 \tag{16}$$

 $Z_q$  — массовая доля элемента q; индексы «F<sub>1</sub>» и «O» относятся к первичному топливу и окислителю соответственно. Все термохимические скаляры  $\phi_i$  (массовые доли химических компонентов, плотность и температура) зависят исключительно от f<sub>n</sub>:

$$\varphi_i = \int_0^1 \int_0^1 \varphi_i(f_1, f_2, h) P_1(f_1) P_2(f_2) df_1 df_2$$
(17)

Система уравнений (1) – (7) является не замкнутой. Необходимая для ее замыкания связь между термодинамическими переменными р, Т и р устанавливается уравнением состояния смеси идеальных газов.

$$p = R\rho T \sum_{i} \frac{Y_i}{M_i} \tag{18}$$

Для определения источниковых членов (массы, теплоты, количества движения) S<sub>n</sub> в уравнениях (1) и (6),  $S_{fi}$  – в уравнении (2) и  $S_a$  – в уравнении (3) использовалась модель межфазного взаимодействия, реализуемая поочередным решением уравнений дисперсной и непрерывной фаз до тех пор, пока решения обеих фаз не установятся. Весь диапазон начальных размеров частиц торфа делился на конечное число дискретных интервалов; каждый из них представляется средним диаметром, для которого выполнялся расчет траектории и тепломассообмена. При этом каждая моделируемая частица представляла собой «пакет» частиц с одинаковыми траекториями. Распределение частиц по размерам описывалось формулой Розина – Раммлера.

$$Y_d = e^{-(d/d)^n}$$
(19)

Траектории частиц моделировались путем интегрирования уравнения баланса сил, действующих на частицу, уравнивая инерцию частицы с силой аэродинамического сопротивления.

$$\frac{du_{pj}}{dt} = -\frac{3\rho C_R}{4\rho_p d_p} (u_{pj} - u_j) \sqrt{\sum_j (u_{pj} - u_j)^2}, j = 1, 2, 3$$
(20)

Для вычисления C<sub>R</sub> использовалась эмпирическая зависимость C<sub>R</sub>(Re<sub>p</sub>) для одиночной сферы. Тепломассообмен частиц торфа описывался тремя моделями: моделью теплообмена инертной частицы; моделью выхода летучих и моделью выгорания коксового остатка.

Модель теплообмена инертной частицы применялась до тех пор, пока температура частицы T<sub>p</sub> не превышала температуру выхода летучих T<sub>v</sub>. При этом температура частицы полагалась постоянной по объему и изменялась в соответствии с балансом тепла, определяемым уравнением:

$$m_p c_p \frac{dT_p}{dt} = \alpha S_p (T_\infty - T_p)$$
(21)

Модель выхода летучих использовалась, когда температура частицы торфа достигала температуры начала выхода летучих  $T_v$  и оставалась в силе до тех пор, пока масса частицы  $m_p$  превышала начальную массу нелетучих компонентов в частице:  $T_p \ge T_v$ ;  $m_p \ge (1 - f_{v,0}) \cdot m_{p,0}$ 

Тепломассообмен частицы во время выхода летучих описывался системой уравнений.

$$m_p c_p \frac{dT_p}{dt} = \alpha S_p (T_\infty - T_p) + \frac{dm_p}{dt} h_v \quad (22)$$
$$\frac{dm_p}{dt} = -f_{v,0} m_{p,0} k \qquad (23)$$

Кинетическая скорость определяется уравнением Аррениуса:

$$k = A_1 e^{-(E/RT_p)} \tag{24}$$

Данная модель выхода летучих предполагает, что скорость выхода летучих в первую очередь зависит от количества летучих, оставшихся в частице [14]. Модель выгорания коксового остатка применялась по окончании выхода летучих и до тех пор, пока не выгорит весь коксовый остаток:

$$(1 - f_{v,0} - f_k) \cdot m_{p,0} \le m_p \le (1 - f_{v,0}) m_{p,0}.$$

Данная модель выгорания кокса предполагает, что скорость поверхностной реакции определяется как кинетической, так и диффузионной составляющими. Тепломассообмен частицы при выгорании коксового остатка описывался системой уравнений:

$$m_p c_p \frac{dT_p}{dt} = \alpha S_p (T_\infty - T_p) - f_h \frac{dm_p}{dt} \cdot H_u$$
(24)  
$$\frac{dm_p}{dt} = -S_p p_{O_2} \cdot \frac{D_0 R}{D_0 + R}$$
(25)

Коэффициент диффузионной скорости, определяется по формуле:

$$D_0 = C_1 \frac{\left[ \left( T_p + T_\infty \right) / 2 \right]^{0.75}}{d_p}$$
(26)

Коэффициент кинетической скорости, определяется по формуле:

$$R = C_2 e^{-(E/RT_p)} \tag{27}$$

После того, как весь коксовый остаток выгорит, частица состоит из зольного остатка, и для нее справедлива модель теплообмена инертной частицы уравнение (21). Дискретизация исходных дифференциальных уравнений в частных производных (1) – (7) производилась контрольных объемов методом С применением схемы первого порядка точности для аппроксимации конвективных членов. Решение получающихся в результате систем линейных алгебраических уравнений, выполнялось методом Гаусса-Зейделя с использованием алгоритма SIMPLE [15]. Интегродифференциальное уравнение (8) решалось методом сферических гармоник [16]. Интегрирование системы обыкновенных дифференциальных уравнений (21) – (26) осуществлялось методом Рунге-Кутта. Для расчета условий химического равновесия использовался алгоритм, основанный на минимизации свободной энергии Гиббса.

Решение отыскивалось в расчётной области, соответствующей проточной части топки. Расчетная область покрывалась неравномерной полигональной сеткой, включавшей 64265 контрольных ячеек.



а) б) Рис. 1. Конструкция топки со встречными закрученными потоками патоками: а – расчетная область, б – расчетная сетка: 1 – вход аэросмеси; 2 – вход вторичного воздуха; 0 – выход топочных газов.

На границах расчетной области задавали такие граничные условия сплошной фазы: входящих участках - значение на независимых переменных; на стенках условия прилипания; на исходной области -«мягкие» граничные условия. Для описания турбулентного граничного слоя применяли эмпирические пристеночные функции [13]. При моделировании дискретной фазы задавали начальные условия для каждой расчетной частицы: положение частицы (координаты  $x_i$ ), её скорость (компоненты u<sub>ns</sub>), диаметр, температуру, а так же массовый расход частиц, следующие вдоль траектории. Учитывали, что при столкновении со стенками частицы упруго отбиваются от них. В основу создания co встречными закрученными топки потоками (рис. 1) положены исследования [9].

## IV. Результаты и их обсуждение.

В данной работе приняты следующие параметры: внешний диаметр топки равен 200 мм, высота топки 3465 мм. Тепловая мощность топки составляет 2,5 МВт. Суммарный коэффициент избытка воздуха  $\alpha_{\rm B}$ =1,25. Топка выполнена теплоизолированной (адиабатической). Результаты расчёта охлаждаемой топки, указывают на неполное сжигание твёрдых частиц торфа. Химический состав торфа (на горючую массу): С (углерод) – 56%; Н (водород) – 6%; О (кислород) – 35%; N (азот) – 2%; S (сера) – 1%. Технический состав торфа (на рабочую массу): летучие – 38%; кокс – 16%; зольность – 6%; влажность – 40%. Стехиометрический коэффициент торфа  $L_0=7$ . Температура начала выхода летучих торфа 100°С. Высшая теплота сгорания торфа (на рабочую массу)  $Q_{\text{в.р.}}=12,3$  МДж/кг.

Дисперсный состав торфяной пыли представлен на рис. 2 гистограммой распределения массовых долей частиц торфа по их размерам и зерновой характеристикой (рис. 3). Пыль характеризуется следующими остатками на ситах: R90=17 %, R200=2,5 % и является пылью тонкого помола. *G<sub>N</sub>/G<sub>II</sub>*, %









Результаты численного исследования показаны на рисунках 4 и 5. Поля распределения температуры газов в топочном объеме показаны на рисунке 2а. В топке происходит высокотемпературное сжигание торфа. Как видно, температура газов увеличивается по высоте топки и достигает значения 1711°С на выходе из топки. Далее газы, очищенные от твердых частиц, поступают в область топки, которая пучками экранирована трубными И охлаждаются. Полноту сжигания частиц твердого топлива подтверждают поля распределения кислорода по высоте топки (рисунок 2б). По всей высоте топки концентрация кислорода близка к нулю, на выходе из топки концентрация кислорода равна 5...6%, поскольку кислород подается  $(\alpha_{\rm B}=1,2).$ Механический избытком с недожог составляет 0,06%.





В результате испарения из торфа влаги, выхода и выгорания летучих частиц максимальная абсолютная скорость газа 372 достигает м/с в верхней части кольцевого участка топки напротив верхнего входного патрубка, в который подают аэросмесь с абсолютной скоростью 196 м/с. Значение скорости закрученного потока на выходе из топки (до 370 м/с) обеспечивают эффективность сепарации частиц топлива, снижая потери теплоты от механического недожога. Распределение скорости показано на рис. 5.



Рис. 5. Распределение абсолютной скорости газа в продольном сечении топки.

Траектории движения твердых частиц показано на рисунке 6. Видно влияние диаметра твердых частиц. Грубые частицы значительное время находятся в топке до полного сгорания. Частицы малого диаметра (около 25 мкм) находятся в топке недолго, но достаточно для их сгорания.



Рис. 6. Траектории частиц торфа с различными начальными диаметрами dч.0, окрашены в соответствии с массовой доли влаги в их составе; м: а – d<sub>ч.0</sub>= 25 мкм, б – d<sub>ч.0</sub>= 250 мкм.

Сжигание торфа при высокой температуре в топочном объеме происходит при образовании жидкого шлака, который удаляют через отверстие в нижней части топки. На рисунках 7 и 8 показаны изменения температуры и массовой доли кокса для частиц 25 мкм и 250 мкм.



а) б) Рис. 7. Траектории частиц торфа с начальным диаметром 25 мкм (а) и 250 мкм (б), окрашенные согласно их температуры (°C).





Летучие успевают выйти из любых частиц (от 25 до 250 мкм) в пределах верхней части кольцевой участка топки, однако кокс успевает выгореть в пределах кольцевой области топки только из мельчайших частиц (25 мкм).

Результаты расчета температурного поля в топке при коэффициенте избытка воздуха ( $\alpha_1$ =0,5), при  $\alpha_8$ =1,1 показаны на рис. 9.



Рис. 9. Распределение температурного поля в продольном сечении топки (α<sub>1</sub>=0,5)

Степень выгорания кокса составляет 97,7%. Наблюдается значительный вынос мелких частиц. При этом температура уходящих газов составляет 1478°С.

## V. Выводы

В результате численного моделирования процессов сжигания пылевидных частиц торфа, определено влияние конструктивных параметров топки (диаметр, высота), расходов первичного и вторичного воздуха и их соотношения, способа топливоподачи (снизу топки. сверху). Установлены преимущества верхней подачи топлива. Изучены процессы сжигания торфа в теплоизолированных охлаждаемых И (футерованных) топках.

Результаты численного исследования показали, что диаметр частиц торфа влияет на процесс их сгорания: кокс частиц с начальным диаметром от 25 мкм до 250 мкм выгорает на 96%. С увеличением диаметра частиц до 1000 мкм степень выгорания кокса уменьшается, но одновременно снижается их вынос. В целом результаты моделирования указывают на эффективность использования технологии сжигания пылевидных низкокалорийных твердых топлив в цилиндрических вихревых топках со встречными закрученными потоками.

## Литература (References)

- [1] Serant F.A., Shestakov S.M., Pomerancev V.V. i dr. Szhyganie nemolodykh azeiskikh burykh uglei v nizkotemperaturnoi vikhrevoi topke po scheme LPI-ITEC-10 [Burning of elderly Azei brown coals in a low-temperature vortex furnace according to the scheme LPI-ITES-10] Teploenergetika, 1983. (In Russian).
- Pomerancev V.V. Opytno-promyshlennyi kotel BKZ-420-140-9 s nizkotemperaturnoi topkoi LPI [Experimental-industrial boiler BKZ-420-140-9 with a low-temperature furnace LPI]. Energomashynostroenie, 1985. (In Russian).
- [3] Rundygin V.V., Skuditskii V.E., Grigorev K.A. i dr. Modernizaciia kotlov na osnove nizkotemperaturnoi vikhrevoi tekhnologii szhyganiia tverdykh topliv [Modernization of boilers based on low-temperature vortex technology of solid fuel combustion]. Energetika:ekonomika, tekhnologii, ekologiia, 2000. (In Russian).
- [4] Finkler F.Z., Kubyshkin I.B., Mitriukhin A.G. i dr. Zazhyganie droblenykh nazarovskikh uglei na kotle PK-38 po scheme "Politekhenergo" [Ignition of crushed Nazarov coals on the boiler PK-38 according to the scheme "Polytechnic".]. Novoe v Rossiiskoi elektroenergetike, 2005. (In Russian).
- [5] Shestakov S.M., Aronov A.L. *Tekhnologiia szhyganiyamestnykh vidov tverdogo topliva* [Technology of burning local types of solid fuels]. ESCO, 2014. (In Russian).
- [6] Baskakov A.P., Matsnev V.V., Raskopov I.V. Kotly i topki s kipyashchim sloem [Boilers and furnaces with a boiling layer]. Energoatomizdat, 1996. (In Russian).
- [7] Shtym A.N, Shtym K.A. Kotelnye ustanovki s tsyclonnymi predtopkami [Boiler installations with cyclone prefabs].
  Izdat. Dom Dalnevostochnyi federalnyi universitet, 2012. (In Russian).
- [8] Shtym K.A. Sovershenstvovanie cyklonnovikhrevoi tekhnologii szhyganiya topliva

[Perfection the cyclone-vortex of technology of fuel combustion]. Diss. Dalnevostochnyi abstract. federalnyi universitet, 2015. (In Russian).

- [9] Sazhyn B.S., Gudim L.I. Vikhrevve pyleuloviteli [Vortex Dust Collectors]. Khimiia, 1995. (In Russian).
- [10]Krou. Chislennye modeli techenii gaza s nebolshym soderjaniem chastits [Numerical models of gas flows with a small content of particles]. Teoreticheskie osnovy inzhenernykh raschetov, 1982. (In Russian).
- [11] Launder B. E., Spalding. D. B. Lectures in Mathematical Models of Turbulence. London : Academic Press, 1972. 169 p.
- [12] Jones. Calculation Methods for Reacting Turbulent Flows: A Review. Combust. Flame. Whitelaw, 1982.
- [13]Loitsyanskii L.G. Mekhanika jydkosti i gaza [Mechanics of Fluid and Gas]. Nauka, 1978. (In Russian).
- [14] Badzioch S., Hawksley P. G. W. Kinetics of Thermal Decomposition of Pulverized

#### Сведения об авторах.

### Редько Андрей Александрович

технических Доктор наук. каф. ТГВ и ТВЕР, профессор ХНУСА. Имеет более 100 научных публикаций, 2 учебных пособия с грифом МОН, более 10 патентов, более 40 докладов на конференциях в различных областях энергетики. Область научных интересов: использование возобновляемых источников энергии, низкопотенциальной энергии, тепломассообмен, термодинамика.

## E-mail: andrey.ua-mail@ukr.net



Редько Александр Фёдорович Доктор технических наук, профессор, заведующий каф. ТГВ и ТВЕР, ХНУСА, член Академии строительства Украины. Имеет более 250 научных публикаций, 5 учебных пособий с грифом МОН, 20 патентов, более 60 докладов на конференциях в различных областях энергетики. Область научных интересов: возобновляемая, низкопотенциальная, геотермальная энергетика, тепломассоперенос, термодинамика, неравновесная термодинамика, котельные установки. E-mail: redko.af@gmail.com

Coal Particles. Ind. Eng. Chem. Process Design and Development, 1970.

- [15] Vandoormaal J. P., Raithby G. D. Enhancements of the SIMPLE Method for Predicting Incompressible Fluid Flows. Numer. Heat Transfer, 1984.
- [16] Surzhikov S.T. Teplovoe izluchenie gazov I plazmv [Thermal Radiation of Gases and Plasma]. Moskva, 2004. 544 p. (In Russian).
- [17] Marshak Yu.L. Topochnye ustroistva s cyklonnymi vertikalnymi predtopkami [Furnace device with vertical cyclone prefurnaces]. Energiia, 1966. (In Russian).
- [18] Knorre G.F., Nadzharov M.A. Cyklonnye topki [Cyclone furnaces]. GosEnergoizdat, 1959. (In Russian).
- [19] Dolejal R.N. Topki zhvdkim S shlakoudaleniem [Furnaces with liquid slag removal]. GosEnergoizdat, 1959. (In Russian).
- [20] Khzmalyan D.M. Teoriia topochnykh processov [Theory of furnace processes]. Energoizdat. 1990. (In Russian).

Редько



## Игорь

Кандидат технических наук, каф. эксплуатации газовых и тепловых систем, ХНУГХ им. А.М. Бекетова. Имеет более 16 научных публикаций. 6 патентов. Область научных интересов: геотермальная энергетика, эффективное сжигание низкосортных топлив, E-mail: germes s2006@ukr.net