В данной работе проведено экспериментальное определение расходов воздуха по топливным и воздушным трактам горелочного устройства. Выполнено определение полей полного давления воздуха и угла скоса потока на выходе из горелочного устройства и в контрольных сечениях проточной части жаровой трубы. Определена эпюра концентрации имитатора топливного газа CO2 в газовоздушном потоке на выходе из горелочного устройства

Ключевые слова: горелочное устройство, камера сгорания, топливовоздушная смесь, качество смешения

This article presents the experimental determination of air flow along fuel and air channels of a burner. The determination of the air total pressure distribution and the flow flop angle at the burner outlet and in testcross-section of the liner flow path was performed. The CO2 gas simulator concentration distribution in airand-gas flow at the burner outlet was determined as well

Keywords: combusted the device, the chamber of combustion, fuel-air mix, quality of mixture

ЭКСПЕРИМЕНТАЛЬНОЕ ИССЛЕДОВАНИЕ АЭРОДИНАМИЧЕСКИХ ХАРАКТЕРИСТИК И КАЧЕСТВА СМЕШЕНИЯ В НИЗКОЭМИСИОННОМ ГОРЕЛОЧНОМ УСТРОЙСТВЕ

А.В. Котов

Кандидат технических наук, начальник лаборатории Лаборатория научно - исследовательского отделения*
Контактный тел.: 8 (0512) 49-79-48

В.Г. Ванцовский

Ведущий инженер-конструктор, начальник отдела Отдел камер сгорания* Контактный тел.: 8 (0512) 49-74-11

В.В. Вилкул

Инженер-конструктор I категории Отдел камер сгорания* ГП НПКГ «Зоря»-«Машпроект» пр. Октябрский, 42а, г.Николаев, Украина Контактный тел.: 8 (0512) 49-74-11

1. Введение

При разработке перспективных ГТУ одной из главных проблем является создание малотоксичных камер сгорания (КС) [1], к конструкциям которых предъявляются все более жесткие требования по совершенству рабочего процесса. Особое внимание уделяется интенсификации выгорания топлива, уменьшению образования токсичных веществ в процессе сгорания топлива [2], формированию оптимального температурного поля на выходе из КС и охлаждению стенок жаровых труб и смесителей. В связи с этим в настоящее время существенно увеличился объем работ, направленных на создание новых конструкций КС и горелочных

устройств (ГУ), а также на совершенствование их рабочих характеристик [3].

Однако, отсутствие глубоких знаний рабочего процесса часто осложняет применение полученных экспериментальных данных в промышленных условиях, приводит к увеличению объемов и сроков доводочных работ ГТУ.

Одним из основных элементов КС является ГУ. Как правило, ГУ состоит из одного или нескольких плохообтекаемых тел. В качестве плохообтекаемых тел могут выступать уголковые стабилизаторы, завихрители, насадки Борда и др.[4,5]. Они необходимы для стабилизации потока, образования зоны обратных токов в объеме жаровой трубы и повышения тур-

булентности реагирующей массы топливовоздушной смеси и продуктов сгорания. Это позволяет получить максимальную полноту сгорания при минимально необходимом объеме КС, правильно сориентировать и структурировать поток для обеспеченя требуемых характеристик КС.

Современные тенденции сжигания в КС бедных предварительно перемешанных топливовоздушных смесей, для получения низких уровней эмиссии вредных веществ (NO_X , CO, C_XH_y) требует более глубокого исследования параметров потока на выходе из ΓY , использующего завихритель.

При неправильной организации рабочего процесса в камере сгорания и горелочном устройстве, вследствие мало изученности взаимного влияния тех или иных конструктивных факторов, возможно проявление эффекта проскока пламени вверх по потоку в канале предварительного смешения, проявление вибрационного горения вследствие срыва потока на выходе из ГУ. Перегрев элементов жаровой трубы и ГУ. Вследствие некачественного смешения топлива с воздухом возможен повышенный уровень эмиссии вредных выбросов (NO_X, CO, C_XH_y)[6].

При разработке новых низкоэмиссионных КС, в ГП НПКГ «Зоря»-«Машпроект», особое внимание уделяется подготовке бедной предварительно перемешанной топливно-воздушной смеси.

Цели исследований

Целью исследований является экспериментальное определение полей полного давления воздуха и угла скоса потока на выходе из горелочного устройства и в сечениях проточной части жаровой трубы.

Также определение концентрации газа CO_2 (в качестве имитатора топливного газа) в топливовоздушной смеси на выходе из канала предварительного смешения ΓY и в сечениях проточной части жаровой трубы.

Чтобы достоверно определить концентрацию топливного газа необходимо знать параметры потока воздуха за горелочным устройством (ГУ). Данная задача решается как расчётным путём [7] (методом математического моделирования), так и экспериментальным [8].

Методы математического моделирования дают определенную погрешность. Их наиболее приемлемо использовать для качественной оценки спроектированной конструкции.

Эксперимент на модели дает более достоверные и качественные результаты. Поэтому было принято решение проведение экспериментальных исследований спроектированного горелочного устройства на модельном стенде.

2. Постановка эксперимента

Для экспериментального исследования течения воздуха за ΓY и определения концентрации топливного газа в газовоздушной смеси (в качестве имитатора топливного газа использовался газ CO_2) был спроектирован отсек для аэродинамических продувок ΓY .

Схема стенда и отсека представлена на рис. 1. Фотография отсека представлена на рис. 2.

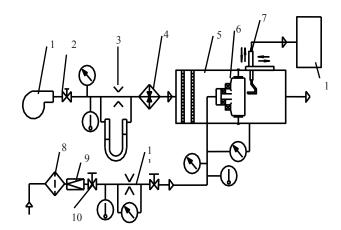


Рис. 1. Стенд для исследования аэродинамических характеристик горелочных устройств:

1 — воздуходувка; 2, 10 — регулятор расхода;

3, 11 — измерительное устройство;

4 - воздухоподогреватель; 5 — отсек; 6 — объект исследования; 7 — координируемый пневмонасадок с пробоотборником; 8 — фильтр газовый;

9 — редуктор; 12 — газоанализатор



Рис. 2. Внешний вид аэродинамического отсека

В состав отсека входят: ГУ, цилиндр (имитатор проточной части жаровой трубы) имитатор патрубка смесителя.

Горелочное устройство, схема которого представлена на рис. 3, состоит из двух концентрично расположенных завихрителей. За каждым из завихрителей располагается канал предварительного смешения. Как видно из рисунка имеется два топливных канала, для каждого из завихрителей. Топливный газ раздается в межлопаточные каналы через отверстия выполненные в теле лопатки завихрителя. На каждой из лопаток имеется по три газораздающих отверстия диаметром 0,6мм.

Имитатор жаровой трубы имеет внутренний диаметр 165мм и длину 210мм.

В процессе исследований ГУ в составе отсека определялись следующие характеристики:

- расходные характеристики топливных и воздушных каналов ГУ:

$$V_{_{B}} = f \left(\frac{P_{_{p}}^{*}}{B} \right) ,$$

$$V_{T} = f\left(\frac{P_{p}^{*}}{B}\right)$$
,

где $V_{_{B(T)}}$ - объёмный расход воздуха (газа CO_2),

 $M^3/c;$ P_p^* - абсолютное полное давление воздуха в ресиве-

В - атмосферное давление, кгс/м²;

- поля избыточного полного давления ΔP_i^* в радиальном направлении за ГУ в контрольных сечениях:

$$\Delta P_i^* = f(H_i);$$

- поля угла скоса потока $\Delta \alpha$ в радиальном направлении за ГУ в тех же сечениях что и ΔP_i^* :

$$\Delta \alpha = f(H_i);$$

- поля концентрации газа CO_2 ϕ_{CO_2} в радиальном направлении за ГУ:

$$\varphi_{CO_2} = f(H_i)$$
.

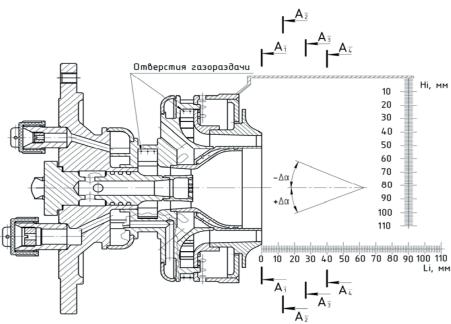


Рис. 3. Конструктивная схема низкоэмиссионного горелочного устройства и координаты расположения сечений

При проведении испытаний проводились измерения следующих параметров:

- атмосферного давления B, кгс/м²;
- избыточного полного давления воздуха в ресивеpe ΔP_p^* , κrc/м²;
- избыточного полного давления воздуха в контрольном сечении ΔP_i^* , кгс/м²;
- избыточного полного давления газа CO₂ на входе в ГУ ΔP_{τ}^{*} , кгс/м²;
- избыточного статического давления воздуха в сечении A_1 - A_1 за ГУ ΔP_i , кгс/м²;
- параметров мерных участков, необходимые для расчёта расхода воздуха и СО2;
 - угол скоса потока относительно оси ГУ $\Delta \alpha_i$, град.;

- температура воздуха в ресивере t_в, °C;
- температура CO_2 на входе в ΓY t_m , oC ;
- концентрации двуокиси углерода (объемная доля) ϕ_{CO_2} , %;
- концентрация (объёмная доля) кислорода ϕ_{O_3} , %. Для измерения параметров потока, использовались следующие средства измерительной техники:
- для определения избыточного полного давления и угла скоса потока за ГУ - трехточечный пневмонасадок (ПН), содержащий приемник полного давления с дефлектором и два приемника аэродинамического угломера;
- для перемещения ПН в радиальном и окружном направлениях - координатное устройство (КУ);
- для определения избыточного статического давления воздуха за ГУ - приемник статического давления, расположенный в горизонтальной плоскости имитатора трубы жаровой;
- для определения концентрации газов СО2 и О2 - приемник полного давления, ПН и газоанализатор «Testo-360»;
- для определения расхода воздуха и газа СО2 расходоизмерительные установки со стандартной диафраг-

мой и стандартным соплом;

- для определения температуры воздуха и газа СО2 - термопреобразователи градуировки хромель-копель с модулем аналогового ввода.

3. Результаты исследований

Испытания ГУ проводились в два этапа. На первом этапе определялись расходные характеристики через воздушный и топливный тракты ГУ. Затем для режима работы КС с параметрами соответствующими N = 1,0, для которого объемный расход воздуха $V_{\scriptscriptstyle B}$ составлял 0,18 м³/с. Траверсирование потока проводилось в четырех сечениях имитатора жаровой трубы, где определялись полные избыточные давления и углы скоса потока. При этом газ СО2 в то-

пливные каналы не подавался.

На втором этапе в топливные каналы подавался углекислый газ СО2, объёмный расход которого составлял 0,0044 м³/с (из общего коллектора, в оба топливных канала, распределялся пропорционально площадям газораздающих отверстий).

Для полученных ранее значений угла скоса потока $\Delta \alpha_{_{i}}$ и полных давлений воздуха $\Delta P_{_{i}}^{^{*}}$ в каждом сечении определялась концентрация газа СО2 по высоте проточной части.

Концентрация газа СО2 в газовоздушной смеси определялась в соответствии с методикой разработанной в научно-исследовательском отделении ЦНИОКР «Машпроект».

Испытания проводились при выходе потока из имитатора патрубка смесителя в атмосферу.

Полученные зависимости позволяют подбирать объемные расходы $V_{\scriptscriptstyle B}$ и $V_{\scriptscriptstyle T}$ при изменении отношений давлений $P_{\scriptscriptstyle p}^*/B$ для различных режимов. В дальнейшем испытания ΓY в составе отсека проводились при объёмном расходе воздуха $V_{\scriptscriptstyle B} = 0.18~{\rm m}^3/{\rm c}$, при этом отношение давлений составляло $P_{\scriptscriptstyle p}^*/P_{\scriptscriptstyle I} = 1.117$.

Для качественной оценки картины поля избыточного давления в сечении A_1 - A_1 (первое сечение за ΓY) аэродинамический угломер устанавливался в двух положениях: навстречу потоку $\Delta \alpha_i = 0^\circ$ и по потоку $\Delta \alpha_i = 180^\circ$. Из рис. 4. видно, что эпюра избыточного полного давления при $\Delta \alpha_i = 0^\circ$ имеет ярко выраженный максимум на высоте проточной части имитатора жаровой трубы H_i от 40мм до 52мм (отсчёт здесь и далее ведётся от стенки отсека).

Подобные максимумы характерны и для эпюр полного избыточного давления в других сечениях, определённых с учётом скоса потока.

На рис. 4, приведены поля избыточных полных давлений потока в четырех сечениях проточной части имитатора жаровой трубы.

Максимальное избыточное давление ΔP_i^* в сечении A_1 - A_1 имеет место при H_i =46мм и составляет 820 мм вод.ст. (820 кгс/м²).

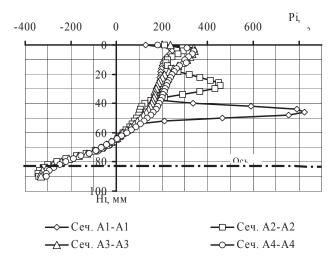


Рис. 4. Поля избыточного полного давления за ГУ в сечениях A_1 - A_1 , A_2 - A_2 , A_3 - A_3 , A_4 - A_4 на режиме $V_{\text{B}} \approx 0,18 \text{ м}^3/\text{c}; V^{\text{m}}{=}0$

В последующих сечениях происходит выравнивание полного давления потока: максимальное значение полного избыточного давления уменьшается до 460 мм вод.ст. (сечение A_2 - A_2) и 340 кгс/м² (сечения A_3 - A_3 и A_4 - A_4).

Максимумы давлений вследствие закрутки потока смещаются по сечениям к периферии. Во всех сечениях при H_i =65 мм эпюры избыточных давлений проходят через ноль, на оси ΓV имеет место разрежение: (250-300) мм вод.ст.

Поле угла скоса потока в сечении A_1 - A_1 имеет следующий характер: при H_i =46 мм (максимум избыточного полного давления) угол скоса потока составляет $\Delta\alpha_i=50^\circ$ что соответствует углу закрутки потока в лопаточных аппаратах ΓY .

Чем ближе к стенке имитатора жаровой трубы угол $\Delta\alpha_i$ увеличивается и достигает 145°. Угол скоса потока увеличивается к центру проточной части и составляет 110° на оси ГУ.

В сечении A_2 - A_2 угол скоса потока $\Delta\alpha_i\approx 50^\circ$ имеет место на высоте проточной части H_i от 30 мм до 35 мм, а к периферии увеличивается до 145° . На оси ΓV в этом сечении $\Delta\alpha_i\approx 95^\circ$.

Такая же величина $\Delta\alpha_i$ и в сечениях A_3 - A_3 и A_4 - A_4 на оси ГУ. В этих же сечениях H_i от 40 мм до 45 мм $\Delta\alpha_i$ составляет (100-108)°, а далее к периферии уменьшается до (45-50)°.

Выполнено траверсирование потока в ГУ на выходе из периферийного и центрального завихрителей. Целью траверсирования было: установить есть ли зона разрежения в районе выходного сечения канала предварительного смешения и в самом канала предварительного смешения.

Траверсирование периферийного завихрителя выполнялось специальным пневмонасадком в двух сечениях: на срезе завихрителя и на расстоянии 1,5 мм от среза в глубину проточной части. Эпюра избыточного полного давления определялась для положений пневмонасадка: навстречу потоку $\Delta\alpha_i = 0$ ° и по потоку $\Delta\alpha_i \approx 50$ °.

Разрежения по высоте проточной части периферийного завихрителя не наблюдается, т.е. подсос пламени вовнутрь завихрителей в натурных условиях будет отсутствовать.

Определение объёмной концентрации углекислого газа ${\rm CO_2}$ в газовоздушной смеси производилось в тех же сечениях, что и полей полных давлений и угла скоса потока. Результаты определения концентрации ${\rm CO_2}$ представлены на рис. 5,

Угол установки ПН для каждого значения H_i соответствует положению ПН при траверсировании потока без подачи CO_2 в топливные каналы.

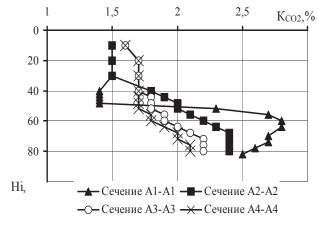


Рис. 5. Изменение концентрации CO_2 по высоте проточной части отсека в сечениях A_1 - A_1 , A_2 - A_2 , A_3 - A_3 , A_4 - A_4

Эпюры объемной концентрации CO_2 в сечениях A_1 - A_1 и A_2 - A_2 имеют такой же характер, что и эпюры полных давлений в этих же сечениях.

Максимальная концентрация CO_2 в сечении A_1 - A_1 определена при H_i =45-50 мм и составляет 2,9 % объёмных.

Максимальная концентрация CO_2 в сечении $A_2\text{-}A_2$ получена при $H_i\text{=}36\text{-}38$ мм и составляет 2,8 % объёмных.

По высоте выходного сечения концентрация равномерна. Нет ярко выраженных резких переходов от максимальных концентраций к минимальным. Объемная концентрация в горизонтальной плоскости показала такие же результаты.

Это дает предполагать, что смесь готовиться качественной и равномерно перемешанной.

В последующих сечениях в смеси среднеобъемная концентрация CO₂ уменьшается в связи с разбавлением воздухом из системы охлаждения.

4.Выводы

Проведены экспериментальные исследования низкоэмисионного горелочного устройства.

Получены эпюры полного давления, угла скоса потока и концентрации CO_2 , которые подтверждают правильность принятых технических и конструктивных решений, заложенных на этапе проектирования.

Траверсирование потока на выходе из канала предварительного смешения периферийного и центрального завихрителей не обнаружило наличие зон разрежения и отрыва потока в данных местах.

Разработана методика исследования аэродинамических и концентрационных характеристик низкоэмисионных горелочных устройств которая в сжатые сроки позволяет получить достоверные результаты.

Литература

- 1. Воронин В.Г. Улучшение энергетических и экологических параметров одновальных гтд. Двигателестроение, 1990. № 6. С.43–47.
- 2. Лефевр А. Процессы в камерах сгорания ГТД / Пер. с англ. М.: Мир, 1986. 566 с.
- 3. Ольховский Г.Г. Совершенствование ГТУ для электростанций. Теплоэнергетика, 1991. № 6. С.66.
- 4. Романовський Г.Ф., Сербін С.І. Екологічно чисті камери згоряння газотурбінних установок: Навчальний посібник. Миколаїв: УДМТУ, 2002. 84 с.
- Романов В.И., Жирицкий О.Г., Коваленко А.В., и др. Совершенствование экологических характеристик ГТД НПП "Машпроект" / Известия Академии инженерных наук Украины. Николаев: НПП "Машпроект", 1999. № 1. С.98–102.
- 6. Христич В.А., Тумановский А.Г. Газотурбинные двигатели и защита окружающей среды. Киев: Техника, 1983. 144 с.
- Caruggi, M., Canepa, E., Di Martino, P., Nilberto, A., Ubaldi, M., and Zunino, P., 2005, "Experimental Analysis of the Two-Phase Unsteady Flow in an Aero-Engine LPP Burner", ASME paper no. GT2005-68949, ASME Turbo-Expo, Reno-Tahoe, Nevada, USA.
- Midgley, K., Spencer, A., and McGuirk, J. 2004, "Unsteady Flow Structure in Radial Swirler Fed Fuel Injetors", AS-ME paper no. GT2004-53608, ASME Turbo-Expo, Vienna, Austria.