Библиографический список

I. Колишев Н.Д. Исследование низкотемпературной вихревой трубы с щелевим дибфузором:Дис.кад.техн.наук.Хуйбышев, 1964.-165 с.

2. Повх И.Л. Аэродинамически: эксперимент в машиностроении. 3-е изд. Л.:Машиностроение, 1974.-479 с.

3. Краснов Н.Ф. Прикладная аэродинамика.-М.:Высшая школа, 1974.-280 с.

4. Меркулов А.П. Вихревой эффект и его применение в технике. М.:Малиностроение, 1969.-180 с.

УЛК 532.527

А.Е. Бобков

ЭКСПЕРИМЕНТАЛЬНОЕ ИССЛЕДОВАНИЕ ОХЛАЕДАЕМОИ ВИХРЕВОЙ ТРУБЫ С ПЕРИФЕРИЙНЫМИ КАНАЛАМИ

Предлагаемая работа лвляется экспериментальной проверкой возможности использования энергии горячего пстока у вихревой трубн (ВТ) с камерой энергоразделения, на периферий и вдоль которой располагаются цилиндрические полости – периферийные канал: (ПК), соединенные по образующим узкими целями с камерой энергоразделения. Экспериментальные исследования проводились на охлаждаемой водой конической (угол конусности 3⁰) ВТ диаметром 0,02 м с камерой энергоразделения, набранной из соединенных вместе отдельных секций длиной I или 2 калибра (калибр ВТ численно равен диаметру камеры энергоразделения в сечении соплового внода). Схема испытываемой ВТ и замеряемых параметров приведена на рис.I.

В процессе экспериментов главное внимание было уделено определению оптимальной геометрии элементов ВТ, т.е. определению оптимальной геометрии элементов ВТ, т.е. определению оптимальных значений $f_{\mathcal{C}}$ -относительной площади соплового ввода, $d_{\mathcal{Y}}$ - относительного площати соплового ввода, $d_{\mathcal{Y}}$ - относительного пламетра диайрагмы, $\mathfrak{D}_{\sigma,K}$ - пиаметра периферийных каналов, k - числа периферийных каналов, d - длины камеры энергоразделения. Для этого каждому $\mathcal{D}_{\sigma,K} = (3; 3,7; 4,5; 5,2 (мм))$, последовательным значениям K = /от C по I: (шт)/ и различным комбина-



Рис. I. Схема испытываемой вихревой трубы

циям $f = (0,06; 0,07; 0,09), \quad d_g = (0,55, 0,6; 0,65; 0,7),$ $\mathcal{A} = (10; 14; 17; 21 (калибры)) определялись характеристики ох$ $лаждаемой ВТ <math>\mathcal{B}_{\chi} = f(\mathcal{B}_{\mathcal{B}}, K), \quad d_g, \mathcal{A}$) при степенях растирения f = (3, 4; 5; 6), где $\mathcal{B} = \mathcal{T}_{\mathcal{B}} / \mathcal{T}_{\mathcal{B}\chi}$ — относительная температура холо ного потока, $\mathcal{B}_{\mathcal{B}} = \mathcal{T}_{\mathcal{B}} / \mathcal{T}_{\mathcal{B}\chi}$ — относительная температура охлаждающей воды.

Для всех видов камер энергоразделения начальный участок, считая от соплов го ввода, был этадким, без периферийных заналов, а ширина соединяющих периферийных каналов с камерой энергоразделения делей составляла 0,5 $\mathcal{D}_{\pi\pi}$ [1]. Во всех экспериментах расширение воздуха в ВТ происхоцило от $\mathcal{F}_{\mathcal{H}}$ до атмосферного давления, а расход воды выбирался таким, чтобы подогрев ее составлял не более I К. Ниже представлены лу шие и наиболее характерные зависимости между термодинамическими и геометричэскими параметрами охлаждаемой ВТ.

В результате экспериментов выявлена сптимальная конструкция охлаждаемой НТ с углом конусности 3° (рис.2; 3, 4; 5, 6), у которой $f_c = 0.07$, $d_g = 0.65$, а камера энергоразделения имеет вид. с I по 4 калибр – гладкий конивеский участок, с 5 по 6 калибр число каналов K = 5, с 7 по 8 калибр K = 6, с 9 по IO калибр K = 7, с II по I2 калибр K = 8, с I3 по I4 калибр K = 10 (с I по I4 калибр угол конусности 3°), с I5 пс I8 калибр K = 10 – шилиндрический участок.

Таким образом, наличие у охлаждаемой ВТ и индрических периферийных каналов ведет к богее устойчивой работу. Т при увеличении

4-693



зффекта охлаждения на 10-15 % и одновременном уменьшении длины камеры энергоразделения на 20 % по сравнению с охлаждаемыми ВТ обычной конструкции без периферийных каналов. Библиографический список

I. Бобков А.Б., Меркулов А.П. Экспериментальное исследование вихревой трубы с периферийными каналами /Куйбышев.авиац.ин-т.-Куйбышев, 1983.-9 с.-Деп. в БИНИТИ 04.07.83, № 3641-83.

2. Алексеез В.П., Азаров А.И., Кротов П.Е. Обобщенная характеристика вихревой трубы с внутренним оребрением камеры энергетического



разделения //Вихревой эффект и его промышленное применение/Куйбыпев.авиац.ин-т.-Куйбылев, 1981.- С.70-73.

3. Мартынов А.В., Бродянский В.М.//Холодильная техника.-1964.-№ 5.

VIH 533.697.3

А.И.Азаров, А.А.Кузьмин, С.О.Муратов

РАСЧЕТ ПРЕДЕЛЬНЫХ ТЕМПЕРАТУРНО-ЭНЕРГЕТИЧЕСКИХ ХАРАКТЕРИСТИК ПРОТИВОТОЧНОЙ ВИХРЕВОЙ ТРУВЫ

<u>Условные обозначения:</u> \mathcal{Q} - скорость звука в потоке; \mathcal{K} - показатель адиабаты; $\overline{z} = \overline{z}/\overline{z_1}$ - относительный радиус; \mathcal{W} - окружная скорость; \mathcal{U} - абсолютная скорость; $\overline{z_2}$ - радиус разделения вихрей; \overline{z} - текущий гадиус; $\mathcal{A} = (P_{oc}/P_{c})\frac{\mathcal{K}-1}{\mathcal{K}}$; $\mathcal{B} = \frac{2}{2}\frac{\overline{z_2}}{\overline{z_2}}\mathcal{M}_{z}^2$;

$$C = (P_{\mathbf{x}}/P_{\mathbf{1}})^{\frac{X-\mathbf{1}}{K}}.$$

Индексы: — параметры торможения; КР – параметры при критическом течении; 77 – параметры пограничного слоя; 77 – параметры пограничного слоя на диафрагме; 77 – параметры пограничного слоя в камере энергоразделения.

Анализ работы противоточной ВТ был проведен на основе гипотезы взаимодействия вихрей, аналитическое описание которой приведено в

23