ВЛИЯНИЕ ИСКРИВЛЕНИЯ ОСИ И НАСТИЛЬНОСТИ ГОРЯЩЕГО ГАЗОВОГО ФАКЕЛА НА ЕГО ДАЛЬНОБОЙНОСТЬ

н. н. норкин

I.

Основатель гидравлической теории пламенных печей В. Е. Грум-Гржимайло впервые обратил внимание на существенное значение явления настильности пламени в печах. Описывая в своем труде "Пламенные печи" [1] опыты инж. В. А. Слесарева о затухании воздушной струи от вентилятора на расстоянии 4 м (в воздухе) и свыше 10 м (струя пущена вдоль стены), В. Е. Грум-Гржимайло объясняет явление настильности струи следующими словами: "Поступательная скорость струи создает в неподвижном воздухе ряд вихревых колец, медленно движущихся в направлении струи, при все увеличивающемся их диаметре, и этим путем быстро погашается. Если пустить струю вентилятора вдоль стены, то она даст вихри только со стороны воздуха; трение со стороны гладкой стены ничтожно. Струя плотно прижимается к стене, и дальность ее полета увеличивается. Мало того, струя следует изгибам стены, не отрываясь от нее... Струя лижет стену". Переходя к описанию явления настильности пламени в мартеновских печах, В. Е. Грум-Гржимайло пишет: "Не будь настильности пламени, согреть металл было бы невозможно: пламя оторвалось бы от его поверхности, и ванна оказалась бы в мешке холодных газов".

Аналогичное объяснение явления настильности струи дает Г. П. Иванцов [2]: "Струя, направленная вдоль стенки, значительно меньшим периметром взаимодействует с окружающей газовой средой, в меньшем количестве увлекает ее за собой и за этот счет на большем расстоянии сохраняет скорости— "дальнобойность" ее увеличивается".

• М. А. Глинков [3], не анализируя причин увеличения дальнобойности струи при настильном истечении, считает, что в мартеновских печах роль настильности особенно важна в течение 2 характерных периодов—в период наварки (заправки) пода и в период плавки после образования зеркала ванны.

Прямых опытов по исследованию настильности горящего газового факела в литературе не описано, отсутствуют также и попытки установить количественные зависимости, характеризующие влияние настильности пламени. Чтобы восполнить этот пробел, нами предпринято экспериментальное исследование настильности горящего газового факела пламени водяного газа.

Явление настильности горящего газового факела тесно переплетается с явлениями неизотермического истечения свободной струи и искривления оси горящей (неизотермической) струи.

В промышленных печах типа ванных плавильных печей подожженный газовый факел, имеющий температуру более высокую, чем продукты горения, заполняющие рабочее пространство печей, направляется обычно под некоторым углом к поверхности зеркала ванны, чтобы "смыть" с по-

верхности охлажденные продукты горения и этим самым улучшить условия

теплопередачи от пламенного потока к зеркалу ванны.

На значение искривления оси неизотермического факела также впервые обратил внимание В. Е. Грум-Гржимайло, назвав это явление газовым фонтаном [1]. В. Е. Грум-Гржимайло писал: "Ванна мартеновской печи является мешком, из которого остывшие газы не имеют естественного выхода и потому должны застаиваться. Для того, чтобы сбить их с пода, смешать с раскаленными газами пламени, газ и воздух, поступающие в рабочее пространство мартеновской печи, направляют на под... Для наварки пода нужно, чтобы пламя, направленное наклонными пролетами, могло касаться самой низкой его точки. Отсюда вытекает необходимость прежде всего выяснить, на какую глубину ниже нормального уровня газового потока нужно опустить струю раскаленных продуктов горения".

И. Г. Есьман [4], подчиняя законы движения неизотермического газового факела законам гидродинамики и принимая, что вытекающая газовая струя под влиянием силы тяжести, направленной книзу, и подъемной силы, направленной кверху, движется по параболе, вывел формулу глу-

бины погружения газового фонтана (вершины параболы)

$$H = \frac{w_o^2 T_o}{2g \Delta T} \sin^2 \alpha, \tag{1}$$

где

H — м—глубина погружения газового фонтана (вершины параболы).

 $w_0 - M/cek$ —начальная скорость истечения газового потока,

To — температура неподвижной газовой среды, заполняющей печь.

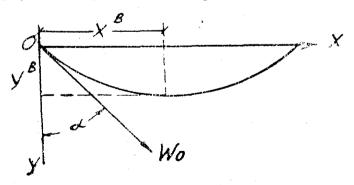
 $\Delta T = T_1 - T_0$ — разность температур газового потока и неподвижной среды в начале истечения,

 α — угол между начальным направлением потока и горизонтальной поверхностью,

g = 9.81 m/ce κ^2 .

Схема оси неизотермической струи изображена на фиг. 1.

И. Г. Есьман, рекомендуя уравнение (1) для практических расчетов, указывает на необходимость введения коэфициента скорости в зависимости от формы отверстия. В. Е. Грум-Гржимайло вводит в формулу И. Г. Есьмана



Фиг. 1. Схема траектории оси наклонного неизотермического факела.

коэфициент, учитывающий влияние вихрей, величина которого по опытам В. Слесарева [5] для воздушного потока равна 0,7. Следовательно, окончательный вид формулы глубины газового фонтана по Есьману-Грум - Гржимайло будет

$$H = k \frac{w_0^2 T_0}{2g \Delta T} \sin^2 \alpha \quad (2)$$

Следуя методике И. Г. Есьмана, выводится уравнение траектории газового фонтана

$$y = \frac{g \Delta T}{2 w_0^2 T \cos^2 \alpha} x^2$$
 (3)

Длина горизонтального участка траектории до вершины газового фонтана равна

 $x = k \frac{w_0^2 T}{2g \Delta T} \sin 2\alpha \tag{4}$

Если первоначальное направление газового потока горизонтальное, т. е. $\alpha = 0$, то из уравнения траектории потока (3) следует

$$y = \frac{g \Delta T}{2w_0^2 T} x^2. \tag{5}$$

Для удобства сопоставления формулы Грум-Гржимайло-Есьмана с результатами исследования других авторов приведем вышеуказанные формулы к безразмерному критериальному виду. Комплекс величин $-\frac{g}{T} \frac{\Delta T d}{w_0^2}$ приня-

то называть критерием Архимеда, поэтому в новом виде вышеприведенные уравнения будут: траектория потока, вытекающего через отверстие диаметром d под углом α к оси абсцисс из (3)

$$\frac{y}{d} = \frac{1}{2} k Ar \left(\frac{x}{d \cos \alpha} \right)^2, \tag{6}$$

то же для потока, имеющего горизонтальное первоначальное направление при $\alpha=0$,

$$\frac{y}{d} = \frac{1}{2} k Ar \left(\frac{x}{d}\right)^2, \tag{7}$$

наибольшая глубина газового фонтана по схеме на фиг. 1

$$\frac{H}{d} = \frac{1}{2} k \frac{\sin^2 \alpha}{Ar}.$$
 (8)

Расстояние по горизонтали до точки наибольшей глубины газового фонтана по схеме на фиг. 1

$$\frac{x}{d} = k \frac{\sin 2\alpha}{2Ar} \cdot \tag{9}$$

Для вертикального фонтана, направленного книзу при $\alpha = 90^{\circ}$,

$$\frac{H}{d} = \frac{1}{2} \frac{k}{Ar} \tag{10}$$

В трудах Грум-Гржимайло и Есьмана нет опытных данных, которые подтверждали бы возможность уверенного использования их уравнений при исследовании распространения горящего газового факела, однако В. Е. Грум-Гржимайло неоднократно применяет уравнение наибольшей глубины газового фонтана при анализе работы ванных плавильных (в частности мартеновских) печей.

В 1936 г. Г. Н. Абрамович [6] разработал теорию свободной турбулентной струи и вывел уравнение аэродинамической оси струи, имеющей первоначальное горизонтальное направление и искривленной гравитационными силами при неизотермическом истечении струи, в среду иной плотности. Первоначальное уравнение Абрамовича имеет вид

$$\frac{\mathbf{y}}{d} = Ar \left(\frac{x}{d}\right)^2 \left[1,48 \, a \, \frac{x}{d} + 0,32 \right] \tag{11}$$

В этом уравнении величина a — коэфициент структуры струи, зависящий от формы поперечного сечения насадка, из которого происходит истечение струи. В частности для насадков круглой формы величина a изменяется в пределах от a=0,066 до a=0,076, в среднем принимают a=0,07; для насадков прямоугольной формы $a=0,09 \div 0,12$. Сводка значений a опубликована в статье U. А. Шепелева [7].

После того, как в 1938—1939 гг. Д. Н. Ляховский и С. Н. Сыркин [8, 9] опубликовали результаты выполненных ими общирных экспериментальных исследований по изучению искривления факела при истечении в среду другой температуры и указали на большое расхождение опытных данных с теорией Абрамовича, вследствие недоучета последним при выводе уравнений вертикальной составляющей силы сопротивления, Г. Н. Абрамович в своем труде, опубликованном в 1948 г. [10], дал новое уравнение для

расчетов траектории неизотермической струи, имеющей первоначальное

горизонтальное направление в виде

$$\frac{y}{d} = Ar \left(\frac{x}{d}\right)^2 \left[0.72 a \frac{x}{d} + 0.31 \right]$$
 (12)

Из сопоставления уравнений (11) и (12) видно, что траектория подъема оси факела, вычисляемая по уравнению (12), менее крутая, чем по уравнению (11); Г. Н. Абрамович объясняет неточность своего первого уравнения (11) тем, что при выводе уравнения (11) предполагалось расходование подъемной Архимедовой силы целиком на сообщение вертикального ускорения и не учитывался расход части ее на сообщение вертикальной скорости газа, увлекаемого факелом из окружающей среды. В уравнении (12) это учтено. Г. Н. Абрамович сопоставил расчетные данные по уравнению (12) с опытными данными Ляховского и Сыркина и пришел к заключению, что предложенное им уравнение (12) полностью удовлетворяет опытным данным.

Для удобства сопоставления опытных данных с расчетами И. А. Шелелев предложил обработать результаты опытных данных в виде обоб-

тенной кривой в координатах—ось абсцисс $\frac{x}{d}$ и ось ординат $\frac{y}{d} \cdot \frac{1}{Ar}$.

Как уже упоминалось, Д. Н. Ляховский и С. Н. Сыркин произвели обширное опытное исследование по изучению распространения неизотермической струи [8; 9]. Ими исследованы 22 струи, измерено более 100 температурных и скоростных полей, всего произведено более 2000 измерений, кропотливо обработанных. Опыты производились с насадками диаметром 50, 100, 150 го 200 мм, температура вытекающего воздушного факела достигала 270°С, скорость истечения изменялась от 1,37 м/сек до 6,4 м/сек и значение критерия Архимеда от 0,0055 до 6,275. Результаты своих исследований Ляхов-

ский и Сыркин обработали в виде кривых в координатах $\frac{x}{d}$, $\frac{y}{d}$ для

различных значений Ar, но обобщенного уравнения они не предложили, мотивируя тем, что для аналитического решения задачи о неизотермическом истечении нехватает данных о силе сопротивления, возникающей при подъеме факела и что более плодотворным методом решения подоблюй задачи является экспериментальное исследование. При обработке экспериментальных данных методами теории подобия они рекомендуют в качестве определяющего критерий Apxимеда, характеризующий отношение между подъемной силой единицы объема $g(p_0-p)$ и инерциальной силой, пропорциональной величине $p-\frac{w_0^2}{d}$. В качестве практического примера применения полученных Jяховским и Cыркиным эксперименталь-

ных зависимостей они решают задачу—находят отклонение книзу оси факела воздуха, вытекающего с начальной температурой 100° С через окно прямо-угольного сечения 1.2×0.8 м со скоростью $w_0 = 5.1$ м/сек. По поводу этого примера необходимо заметить, что вызывают большое сомнение следующие обстоятельства: а) пример решается для струи прямоугольного сечения, а используются опытные данные для струи круглого сечения, между тем как коэфициенты структуры струи в обоих случаях различны; б) размеры окна в примере значительно отличаются от размеров исследованных насадков. По поводу искривления неизотермического факела, имеющего первоначально наклонное направление, Ляховский и Сыркин считают, что нолученные ими экспериментальные данные с известным приближением могут быть использованы и для слабо наклонных к горизонту насадков,

если отсчитывать $\frac{y}{d}$ от наклонной геометрической оси факела. Для сильно

наклонных насадков под углом $> 20^\circ$ и для вертикальных струй, бьющих вверх или вниз, необходимо, по их мнению, ввести еще один определяющий критерий—угол наклона.

Что же касается искривления оси горящего факела, то Ляховский и Сыркин предостерегают о необоснованности применения для горящего факела опытных данных, полученных при исследовании нагретых струй; они считают, что горящий факел будет искривляться сильнее, чем факел без тепловыделения; они намечали провести исследование искривления горящего факела в 1939 г., но до сих пор результаты исследования не опубликованы.

В 1940 г. И. А. Шепелев опубликовал работу [11] о распространении теплых и холодных струй воздуха; в этой работе им выведено уравневие аэродинамической оси неизотермической струи, вытекающей из насадка, расположенного под углом а к горизонту

$$\frac{y}{d} = Ar \left(\frac{x}{d\cos\alpha}\right)^2 \left[0.51 \, a \, \frac{x}{d\cos\alpha} + 0.35\right] \pm \frac{x}{d} \, \text{tg } \alpha \tag{14}$$

Знак + перед последним членом уравнения берется, когда направление вверх и знак—когда направление вниз. При горизонтальном истечении, когда $\alpha = 0$, уравнение оси потока будет

$$\frac{y}{d} = Ar\left(\frac{x}{d}\right)^2 \left[0.51 \, a \, \frac{x}{d} + 0.35 \, \right] \tag{15}$$

Сравнивая (15) и (12), замечаем, что подъем оси потока менее крутой по уравнению Шепелева (15), чем по уравнению Абрамовича (12), и результаты, полученные по уравнению (15), являются близко совпадающими с опытными данными Ляховского и Сыркина, что особенно наглядно об-

наруживается при построении обобщенной кривой в координатах $\frac{y}{dAr}$, $\frac{x}{d}$.

Координаты вершины параболической траектории струи (газового фонтана), вытекающей наклонно в соответствии со схемой на фиг. 1, по уравнению Шепелева получаются по методу нахождения максимального зна-

чения функции $f'\left(\frac{x}{d}\right) = 0$, т. е.

абсцисса вершины
$$\left(\frac{x}{d}\right)^{B} = 0,583 \cos \alpha \sqrt{\frac{\sin^{2} \alpha}{aAr^{2}}}$$
, (16)

ордината вершины
$$\left(\frac{y}{d}\right)^{B} = 0.35 \sin \alpha \sqrt{\frac{\sin^{2} \alpha}{aAr^{2}}}$$
. (17)

Наибольшая высота вертикального фонтана ($\alpha = 90^{\circ}$)

$$\frac{y_{max}}{d} = \frac{0.35}{\sqrt[3]{aAr^2}},$$
 (13)

И. А. Шепелев иллюстрирует применение выведенных им соотношений на 2 примерах истечения холодного и теплого воздуха.

По поводу выведенных Шепелевым соотношений в сборнике под редакцией В. А. Туркуса [12] высказано мнение, что выведенные уравнения не могут быть распространены на все случаи, встречающиеся в практике, и, в частности, на системы сосредоточенной подачи в помещения значительных количеств воздуха.

Вопросам искривления оси неизотермического факела и настильности пламени в мартеновских печах посвящено большое теоретическое исследование М. А. Глинкова [3]. В своем исследовании М. А. Глинков, так же как и Лаховский и Сыркин [8;9], подвергает критике уравнения Грум-Гржимайло-Есьмана (2;4) и в дальнейшем использует в качестве исходного уравнение свободной турбулентной струи Г. Н. Абрамовича в прежней редакции, т. е. неисправленное (11), неточность которого, как указывалось выше, признал и сам автор и взамен которого впоследствии он дал новое уточненное уравнение (12). Желая применить раннее уравнение Абрамовича (11) к исследованию распространения горящего факела, в котором есть тепловыделение и лучистый теплообмен с ограждающими стенками, М. А. Глинков вводит поправочный коэфициент со средним значением 0,7 и в дальнейшем использует уравнение (10) Абрамовича: для горизонтальной струи в виде

$$\frac{y}{d} = kAr \left(\frac{x}{d}\right)^2 \left[1{,}48 \ a \ -\frac{x}{d} + 0{,}32 \right]$$
 (19)

и для наклонной струи в виде

$$\frac{y}{a} = kAr \left(\frac{x}{d\cos\alpha}\right)^2 \left[1,48 \ a \ \frac{x}{d\cos\alpha} + 0,32\right] \pm \frac{x}{d} - \lg\alpha \tag{20}$$

Для нахождения координат вершины газового фонтана (в соответствии со схемой на фиг. 1) М. А. Глинков определяет максимум функции из уравнения (20). Полученные при этом формулы чрезвычайно громоздки; хотя М. А. Глинков в цитируемой работе применяет свои уравнения для решения ряда практических задач из практики работы мартеновских печей, однако следует признать, что основа для вывода уравнений неточная, так как при выводе их использовано раннее уравнение Абрамовича.

Для наглядного представления сопоставим расчетные данные по определению траектории наклонной газовой струи по уравнениям: Грум-Гржимайло-Есьмана (уравнения 8 и 9), Шепелева (уравнения 16 и 17) и Глинкова (20) для различных значений критериев Архимеда. Результаты расчетов и графическое изображение траектории оси потока наклонного под углом $\alpha=12^\circ$ приведены на фиг. 2. Из данных таблицы и характера кривых видно, во-первых, что обнаруживается резкая разница значений координат вершины изогнутой оси, в особенности координаты x_{max} по данным указанных авторов и, во-вторых, что наиболее пологая траектория оси потока получается по уравнениям Грум-Гржимайло-Есьмана и наиболее крутая— по уравнениям Глинкова. Объясняется это тем, что по теории газовых фантанов Грум-Гржимайло-Есьмана не учитывается вовлечение в поток газов из окружающей среды, а в уравнении Глинкова не учитывается расход энергии вертикальной составляющей скорости на ускорение вовле-

ченного потока; на эти стороны было обращено внимание еще Ляховским

и Сыркиным [8:9].

И. К. Неймарк [13] сделал попытку вывести уравнение траектории струи острого вторичного дутья холодного воздуха, подаваемого в топку с учетом тепловыделения в струе за счет горения летучих и уноса в струе. С этой целью И. К. Неймарк использовал основные положения теории свободной струи Абрамовича [6], присоединив к ним дополнительное условие-выделение тепла за счет горения. Однако воспользоваться выведенными И. К. Неймарком уравнениями для анализа явлений в горящем газовом факеле не представляется возможности, так как в уравнения входит мало определенная величина x_M — путь, на котором происходит горение; при-

,	HUCA	a A	7- 1	200	8/2	0.00	575	200	28.00	000	194	000	072			
	Koop											y w				
	noi	o-1'p	sk.	104	98	1.63	1.54	2.14	2.03	43	412	11.7	110	,		
1	NOLL												328			
ļ	110/	AUH	/k.	106	52	1.36	6.6	165	7.7	2.29	11.1	3.02	187			
	2 3	3	4	5	6	5	7	8		9	10	11	1 1	2	13	14
		72	Ţ.,	1			1	_ /	2		7					1
		10-	TOM.	[<i>]</i>		2081	e j (<i>?!</i>		1008		_				-
							4	$\geq_{\mathbb{I}}$		$ \leftarrow$		111-	10		1 2	,
						\geqslant	*	\triangleleft		`	74	Uen		+0.00	0812	4
	 		├	-			_	\dashv	_	-	•			 	1	1
	1.	1	1	- 1 -	\		1	- 1	_	-	- 1	- 1		l	i	1
	I	l	1	- 1	,		- 1	- 1					111	' 10	r=00	1

Фиг. 2. Искривление оси неизотермического факела (по формулам различных авторов).

менение же упрощенной формулы, в которой эта величина отсутствует, как указывает редакция журнала "Советское котлотурбостроение "[13] дает весьма существенные ошибки. Кроме того, как видно из расчетных, но опытом не проверенных данных, приводимых Неймарком в табл. 2, величина поправки на изменение ординаты траектории струи за счет догорания 20% летучих составляет всего лишь около 4%.

Г. Н. Абрамович в уже цитированном труде [10] в отдельном параграфе "Некоторые характеристики горящего факела" рассматривает вопрос о длине горящего факела. Для расчета длины горящего факела Г. И. Абрамович выводит уравнение

$$\left(\begin{array}{c} ax \\ R_o \end{array}\right)_{max} = 0.7 \frac{K_o}{K_{KP}}$$
 (21)

Здесь K_0 — начальная концентрация горючего в смеси, равная отношению веса горючего к весу воздуха в смеси;

 $K_{\kappa\rho}$ — конечная концентрация горючего в смеси, равная отношению веса горючего к весу воздуха для стехиометрической смеси. По нашему мнению, уравнение Абрамовича неприменимо для действительного процесса горения, так как в уравнении отсутствует основная физико-химическая величина, характеризующая процесс горения—скорость распространения пламени, зависящия от природы горючего и состава горючей смеси. По уравнению Абрамовича длина факела будет одной и той же как для горения На, так и для горения СО, так как $K_{\kappa\rho}$ в обоих случаях одинакова; между тем общеизвестно, что при одинаковых условиях длина горящего факела H_2 значительно короче длины горящего факела СО, вследствие большей скорости распространения пламени в горючих смесях, содержащих H_2 .

Это уравнение Г. Н. Абрамовича совершенно неприменимо для характеристики горящего газового факела вообще; в самом деле, когда в горящем факеле отсугствует первичный воздух и весь необходимый для горения воздух притекает к факелу из окружающей среды, для решения уравнения (21) пришлось бы принять K_o равным бесконечно большой величине, и тогда

$$-\frac{x}{R_o} = \infty$$

Когда же горит полностью подготовленная газовая смесь, пришлось бы принять $K_o = K_{\kappa p}$, в этом случае, независимо от природы горючего, получается факел всегда одинаковой длины, равный

$$\frac{x}{R_0} = \frac{0.7}{a}$$

Попытка применить уравнение (21) для исследования горения частично подготовленных горючих смесей также не приводит к результатам, совпадающим с опытными данными. Например, для частично подготовленной горючей смеси водяной газ-воздух при количестве первичного воздуха в смеси $\alpha=0.3$ следует подставить в уравнение Γ . Н. Абрамовича: $K_0=0.72$ и $K_{\rm KP}=0.216$, и тогда

$$\frac{x}{R_o} = 0.7 \ \frac{0.72}{0.216 \ a} = \frac{2.24}{a}$$

Для трубчатой горелки коэфициент структуры струк a=0.076, и тогда

$$\frac{x}{R_a} = \frac{2,24}{0.076} = 29,4,$$

т. е. получается, что вне зависимости от начальной скорости истечения длина факела будет всегда одной и той же. Между тем, как видно из таб-

лицы наших опытов, относительная длина факела изменяется от $-\frac{l}{d} = 21,7$

при скорости истечения $5.26 - \frac{M}{ce\kappa}$ до $\frac{l}{d} = 49$ для скорости истечения

B 11,85
$$\frac{M}{ce\kappa}$$
.

Затем Г. Н. Абрамович, считая, что при стехиометрических соотношениях между количеством горючего и воздуха, необходимого для горения в факеле, не обеспечивается полной равномерности перемешивания, устанавливает, на основании закона формирования струи, зависимость между длиной пути перемешивания и количеством воздуха, вовлеченного в факел к концу цроцесса горения. Из этой зависимости вытекает, что полное перемешивание горючего с воздухом произойдет во всех случаях тогда, когда коэфициент избытка воздуха будет равняться $\alpha = 1,52$.

Такое обобщение является явно несостоятельным и противоречащим общеизвестным фактам.

Г. Я. Выюгова [14] выполнила обширное экспериментальное исследование вертикального свободно горящего факела газовоздушной смеси городского газа теплотворной способностью $4500 \frac{\kappa \kappa a \Lambda}{n^3}$; ею исследова-

ны распределение полей температур и скоростей в 3 зонах горящего факела и установлены обобщенные зависимости изменения относительной скорости и относительной температуры по длине факела. Иссле цованиями не затронуты вопросы: а) положение вершины конуса горения в зависимости от скорости истечения и состава горючих смесей, т. е. не исследован вопрос о длине пламени горящего факела; б) так как в опытах факел был вертикальным, то естественно, вопросы влияния искривления оси факела на длину пламени совершенно не затронуты; в) практический пример, приводимый Г. Я. Вьюговой, иллюстрирующий применение найдевных ею соотношений, касается третьей зоны факела—зоны охлаждения продуктов горения на большом расстоянии от вершины конуса горения—расчетный участок расположен на расстоянии 242 мм при высоте вершины конуса горения равной 80 мм; в этой области, несомненно, применимы соотношения, установленные для горячей (но не горящей) струи.

Таким образом, подводя итоги литературных данных о состоянии вопроса неизотермического истечения горящего факела, необходимо придти к заключению, что в настоящее время без постановки специального экспериментального исследования этот вопрос удовлетворительно не может быть решен. В связи с этим автором и предпринято опытное исследование дальнобойности горящего факела, изменяющейся под влиянием искривления оси потока и настильности.

II.

Методика, применявшаяся для исследования влияния искривления оси и настильности горящего газового факела на его дальнобойность, была очень простой: струя газа или горючей смеси (газ и первичный воздух) выпускалась из трубки в атмосферу под различными углами наклона и поджигалась; в образовавшемся пламени измерялась темперагура, длина, и очерчивались контуры факела по изображению его на экране, при этом измерялся расход газа и первичного воздуха при помощи газометров постоянного давления. Для изучения явления настильности струя горящего газа направлялась по поверхности гладкой металлической пластинки и очерчивались контуры горящего факела.

Полученные при исследовании данные носят качественный характер; однако, несмотря на это, можно приближенно судить о степени влияния искривления оси и настильности факела на дальнобойность его и установить приближенные количественные зависимости.

В опытах с водяным газом применялась трубчатая горелка диаметром 2,32 мм, скорость истечения изменялась в пределах от $w_o = 3,5$ $\frac{M}{ce\kappa}$ до

 $w_o = 11,85 - \frac{M}{ce\kappa}$; количество первичного воздуха в горючей смеси изменялось от $\alpha = 0$ до $\alpha = 0,31$.

Состав водяного газа, применявшийся для исследования: $CO_2 - 4.2\%$, CO - 29.4%; $H_2 - 52.3\%$; $CH_4 - 6.4\%$; $O_2 - 0.2\%$; $N_2 - 7.5\%$

Для полного горения этого газа теоретически необходимое количество возду ха равно $2,55 - \frac{M^3}{M^3}$. Результаты измерений представлены в таблице 1.

№ п.	P	асход литр сек.	: 1	Скорость истече- ния м	Доля перв. возд.	Число А <i>r</i>	Направление факела	
	газ	воздух	смесь	сек W ₀	a		quaena	
1	2	3	4	5	6	7	8	
						Фа	кел без первич-	
1	0,01475	1 - 1		3,50		0,00731	Вертик.	
$\frac{2}{3}$	99	-		,		,	Горизон.	
4	>>			•	****	, ,	Вниз 10°	
5	"			"	_	»	Наклон. 20° Наклон. 30°	
5 6	0,022 2			5,26		0,00324	Вертик.	
7	99			,,		0,00024	Горизон.	
8	"			"			' Наклон. 10°	
9	9	-		,,	_	,,	Наклон 20°	
0	0 0005	-		_•_			На клон. 30°	
1 2	0,028 5	-	_	6,75		0,00197	Вертик.	
3	"	1 -	-	,,		"	Горизон.	
4	»		_	"		,,	Наклон. 10°. Наклон. 20°.	
5	"			"		"	Наклон. 20. Наклон. 30°	
5	0,03335			7,94		0,00142	Вертик.	
7	,,	-		, ,		,,	Горизон.	
3	*	-		,		, ,	Наклон. 10°	
)	n	l - 1		,,	 `.	,,	На клон . 20°	
)	0,0 39 2			,",	 ·		Наклон. 30°	
2	0,0392	-	_	9,31	_	0,00103	Вертик.	
3	"			"		,	Горизон.	
4	y			"		"	Наклон, 10° Наклон, 20°	
5	» »		_	"		"	Наклон. 20°	
	,	1 [ŀ	"		, " d	Ракел с первич-	
6	0,0125	0,0098	. 0.0002	. 506 I	0.21			
7	•	0,0098	0,022 3	5,26	0,31	0,00324	Вертик.	
8	77	•	•	"		•	Горизон. Наклон. 10°	
9	"		. 19	,	37	"	Наклон. 20°	
0	"					,,	Наклон. 30°	
1	0,0760	0,0124	0,0284	6,75	0,31	0,00197	Вертик	
$\begin{bmatrix} 2 \\ 3 \end{bmatrix}$	"	, ,	"	•	»	"	Горизон.	
4	. "	•		»	29		Наклон. 10°	
5	*	,,	7	"	**	"	Наклон. 20°	
6	0,188	0,0147	0,00335	7,94	0,31	0,00142	Наклон. 30° Вертык.	
7	•	-,	"	" »	-,01	0,00112	Горизси.	
8	"	,	*	, ,	» »	, ,	Наклон. 10°	
9	"	, ,	*	,,	**		Вниз 20°	
0	0,0221	0,0172	0,0393	0.00		0.00	Вниз 30°	
1 2	0,0221	0,0172	0,0393	9,31	0,31	0,00103	Вертик.	
3	77	"	"	"	•	•	Горизон.	
4	n		n	•	99	*	Вниз 10° Вниз 20°	
5	•		99	•	"		Вниз 30°	
6	0,0282	0,0219	0 ,0501	11,85	0,31	0,000638	Вертик.	
7	77			,	y = y		Горизон.	
8	19] .]	,	"			Вниз 10°	
9	39		ע		*		Вниз 20°	
a	. 77			,,		į.	Вниз 30°	

	Свободный факел						Наст	ильный	Рассчитано			
	$\frac{l}{d_0}$	$\frac{x}{d_0}$	$\left(\frac{x}{d_0}\right)^{\beta}$	$\frac{y}{d_0}$	$\left(\frac{y}{d_0}\right)^{\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!\!$	$\frac{l}{d_0}$	$\frac{x}{d_0}$	$\left(\frac{x}{d_0}\right)^{\beta}$	$\frac{y}{d_{\theta}}$	$\left(\frac{y}{d_0}\right)^{6}$	$\left(\frac{x}{d_0}\right)^{\theta}$	$\left(\frac{v}{d_0}\right)^a$
	9	10	11	12	13	14	15	16	17	18	19	20
	ного	воздух	a									
t.	25,0 21,1 19,0 18,0 17,0 40,0 30,6 31,4 29,0 28,5 51,7 37,1 36,6 36,5 35,0 62,4 45,7 46,1 43,0 66,8 53,4 53,9 51,3 50,0	13,6 12,5 13,4 13,4 27,0 28,5 29,0 26,4 32,6 34,1 32,8 33,2 41,0 40,5 40,5 51,3 50,5 48,0 49,0	- 6,5 - 15,7 14,2 - 14,7 19,4 - 21,6 31,5 - 13,8 29,4 28,9	13,4 5,6 4,7 3,9 10,0 10,3 2,6 3,0 12.9 10,3 3,24 1,94 16,4 12,5 1,1 4,8 18,6 12.5 1,7 0,9	-2,6 -5,6 -1,0 -3,3	35,8 27,1 25,5 28,5 27,0 56,0 44,0 45,0 41,0 73,3 56,0 57,2 55,2 53,0 82,0 65,5 68,5 66,0 75,0 78,4 76,0 73,5	14,3 15,5 12,9 18,2 35,4 39,3 35,8 34,6 42,3 43,1 45,8 40,0 47,5 56,5 54,8 52,2 55,2 66,4 65,2 56,1		19 16,8 15,1 14,7 32,8 28,9 17,3 17,8 33,6 28,1 18,2 17,8 35,8 31,1 20,3 3,9 34,9 31,5 16,0 21,6		11,2 15,7 19,9 — 19,2 28,7 34,2 — 26,8 40,1 47.7 — 33,4 50,0 59,4 — 41,4 61,9 73,5	1,2 3,4 6,9 1,2 6,3 11,9 2,9 8,8 16,5 10,9 20,6 4,4 13,5 25,4
		воздух	ОМ									
	21,7 18,0 30,2 1,5 12,1 27,5 23,0 26,3 23,7 21,6 31,7 27,0 30,2 29,7 27,6 38,8 31,5 37,5 34,9 40,0 43,1 41,8 40,5	15,1 20,0 12,3 11,6 20,0 25,0 20,0 21,0 26,0 30,0 28,5 26,5 37,9 37.1 33,4 40,0 43,0 41,0 39,2		3,9 3,5 0,2 -2,9 4,9 3,9 -1,0 -5,4 -3,5 -3,3 -7,1 -4,1 0,2 -4,7 -7,3 -3,5 -1,7 -5,2		30,0 25,7 23,3 17,2 15,1 37,5 33,0 33,4 29,3 31,1 45,0 38,8 45,0 49,6 51,3 48,8 70,7 57,2 60,8 57,2 57,2	18,5 21,9 16,8 14,7 31,0 31,4 28,0 50,6 37,5 36,0 37,9 37,1 4,0 49,0 50,4 47,8 55,0 60,2 57,0 56,0		7.7 7.7 7.7 7.7 7.7 2,1 -1,9 -10,6 8,2 1,3 -2,1 -4,3 -10,7 5,1 -2,6 -7,3 -9,2 4,3 -3,9 -9,0		57,0 85,2 101,0	6,1 18,6 35,0

В таблице следующие обозначения:

$$\frac{l}{d_o}$$
 — полная относительная длина видимого горящего факела, измеренная по искривленной оси (траектория оси);

$$\frac{x}{d_{q}}$$
 — проекция траекторий оси горящего факела на ось абсцисс;

$$-\frac{y}{d_o}$$
 — то же на ось ординат;

$$\left(-\frac{x}{d_o}^{-}\right)^s$$
 — длина горизонтальной проекции от начала до вершины горяшего факела;

$$\left(\begin{array}{c} y \\ \hline d_o \end{array}\right)^s$$
 длина вертикальной проекции от начала до вершины горящего факела; знак $+$, когда вершина выше оси абсцисс, знак $-$, когда вершина факела ниже оси абсцисс.

"Рассчитано": $\left(-\frac{x}{d_o}\right)^s, \left(\frac{y}{d_o}\right)^s$ — координаты вершины факела, рассчиан ные по формулам Шепелева (40 и 41).

- Критерий Архимеда рассчитывался по формуле:

$$Ar = \frac{g \Delta Td}{T w_0^2},$$

$$g = 9.81 - \frac{M}{ce\kappa^2}$$
;

 ΔT — по температуре пламени (переменной) и температуре окружающей среды (постоянной);

 d_o — диаметр отверстия горелки, равный 0,00232 м.

 w_o — начальная расходная скорость истечения.

Проводились также опыты над горящим газовым факелом светильного газа; для этой цели применялись 3 и 7-щелевые газовые горелки; так как исследования горящего факела светильного газа проводились в условиях, близких к диффузионному методу сжигания газа, то результаты опытов описаны в специальной работе, посвященной исследованию горящего ламинарно-диффузионного газового факела [15].

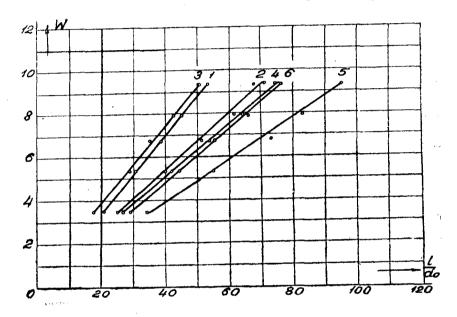
Графически зависимость между длиной свободного и настильного факелов без первичного воздуха и скоростью истечения газа из горелки представлена на фиг. З в виде шести прямых: три прямые для свободного факела и три прямые для настильного факела. Экспериментальные точки довольно близко располагаются около прямых. Как для свободного, так и для настильного факелов при одинаковых скоростях истечения вертикальные факелы имеют наибольшую длину, наклонные (искривленные) факелы имеют наименьшую длину. Отношение длин вертикального и искривленного факелов составляет: для свободного факела—от 1,20 до 1,48 и для настильного факела—от 1,20 до 1,38, причем от изменения скорости истечения величина отношения не изменяется.

При горизонтальном и наклонных направлениях осей факелов последние искривляются; искривленные оси факелов приближаются к параболическим кривым. Однако длины искривленных осей факелов, направленных

наклонно, очень мало отличаются от искривленной длины горизонтального факела, так как экспериментальные точки для горизонтального и наклонного факелов близко взаимно располагаются и в некоторых случаях совпадают. Это обстоятельство указывает на более или менее одинаковые условия смешения окружающего воздуха с газом в горящем факеле, вне зависимости от угла наклона оси факела (исключая вертикальное направление).

Для объяснения вышеуказанных явлений можно предложить следую-

При вертикальном направлении свободного факела без первичного воздуха условия для притока воздуха из окружающей среды к фронту пламени являются наименее благоприятными, так как вокруг фронта пламени находится слой продуктов горения, который и препятствует диффу-



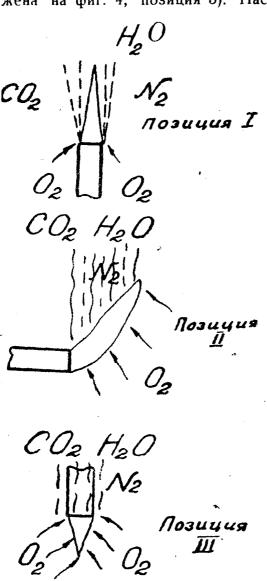
Фиг. . Длина свободного и настильного горящего газового факела при горении без первичного воздуха:

1 — свободный горизонтальный факел; 2 — свободный вертикальный факел; 3 — свободный факел под углом 20°; 4 — настильный горизонтальный факел; 5 — настильный вертикальный факел; 6 — настильный факел под углом 20°.

зии кислорода из воздуха; приток кислорода к фронту пламени наиболее доступен к устью горелки. Вследствие разницы в аэростатических давлениях у устья горелки между продуктами горения и наружным воздухом, последний как бы "смывает" с поверхности фронта пламени продукты горения по высоте факела. (Схема притока воздуха к вертикальному факелу изображена на фиг. 4, позиция 1).

При горизонтальном направлении факела в силу разницы в аэростатических давлениях воздух притекает к поверхности фронта горящего факела по всей длине его; следовательно, условия доступа воздуха более благоприятны, чем при вертикальном расположении, поэтому горизонтально направленный факел является более коротким, чем вертикальный. При небольшом угле наклона оси факела условия доступа воздуха к фронту пламени остаются более или менее сходными, как и в случае горизонтального направления, поэтому длина факела укорачивается мало. Но при увеличении угла наклона оси факела увеличивается доступная поверхность и в пределе, когда угол наклона равен 90°, т. е. когда факел

будет направлен вертикально вниз, тогда приток воздуха будет ко всей поверхности горящего факела, вследствие чего факел будет наиболее коротким, что и подтверждается опытом (схема притока воздуха изображена на фиг. 4, позиция 3). Настильный факел всегда длиннее свобод-



Фиг. 4. Схема притока воздуха к горящему факелу.

ного (при одинаковых скоростях истечения). При отсутствии горения удлинение настильного факела обычно объясняется тем, что уменьшается сопротивление движению стелющегося по поверхности, по сравнению с сопротивлением окружающей неподвижной газовой среды. Из теории постоянства количества двиприменительно к условиям жения смещения газов, когда

$$mw_o = \text{const},$$
 (23)

следует, что благодаря меньшему вовлечению окружающей среды в основной поток при настильном движении начальная скорость w_o затухает менее интенсивно, сохраняется на большем расстоянии, поэтому и увеличивается дальнобойность факела. На удлинение горящего настильного факела, по сравнению с горящим свободным, оказывает влияние затруднительный доступ воздуха, необходимого для горения, путем диффузии из окружающей среды.

В наших опытах относительное удлинение настильного факела по сравнению со свободным составляет от 32 до $41^{\circ}/_{\circ}$ —в среднем 37 %, причем отношение длины настильного факела к длине свободного факела остается приблизительно постоянным и не зависит таким образом от увеличения скорости истечения; так, при увеличении скорости истечения от 3,50 м/сек до 9,3 м/сек, т. е. в 2,8 раза, отношение длины настильного факела к длине свободного составляет: при минимальной (в опытах) скорости истечения

 $\frac{l_{\rm H}}{l_{\rm c}} = 1{,}38$ и при максимальной (в опытах) скорости истечения $\frac{l_{\rm H}}{l_{\rm c}} = 1{,}35$ (для вертикального горящего факела без первичного воздуха, т. е. опыты с 1 по 25). Если в качестве исходной величины взять длину горизонтального или немного наклонного факела (угол наклона не более 20°) и сравнивать с нею длины вертикального свободного и настильного факелов соответственно, то последние увеличиваются вследствие влияния условий, затрудняющих доступ (диффузия, смещение) воздуха из окружающей среды к фронту пламени. Для приблизительной количественной оценки этого влияния введем понятие о кажущейся (условной) скорости распространения пламени. Если действительная, нормальная (по Михельсону) скорость распространения пламени зависит от состава горючих смесей (ранее подготовленных), то вводимая нами кажущаяся, условная скорость распространения пламени зависит от условий доступа воздуха к фронту пламени (диффузия, смешение). Поэтому кажущуюся скорость распространения пламени можно представить как произведение нормальной на некоторый коэфициент, характеризующий влияние условий доступа воздуха, т. е.

> $U_{\kappa} = KU$ (24)

при этом U—есть кинетический фактор (нормальная скорость),

К—диффузионный фактор.

Во всех рассматриваемых случаях горения без первичного воздужа кинетический фактор U может быть принят одинаковым, диффузионный же фактор K является переменной величиной.

Из определения скорости распространения пламени по Михельсону [16]

следует, приближенно, что

$$l = r_0 \frac{w_0}{U_K} = r_0 \frac{w_0}{KU}$$

или

$$\frac{l}{d_0} = 0.5 \frac{w_0}{KU} \tag{25}$$

Если произведение KU не зависит от скорости истечения (в пределах выполненных опытов), то графически в координатах $\frac{l}{d_0}$ и w_0 получим прямую линию, тангенс угла наклона которой будет равен $\frac{0.5}{\kappa II}$. Для горизонтального или слабо наклонных свободных факелов по фиг. 3 получаем

$$\frac{0.5}{K_1U}$$
 = 5,77, откуда K_1U = 0,0870;

для вертикального свободного факела $K_2U = \frac{0.5}{7.90} = 0,0667;$ для гори-

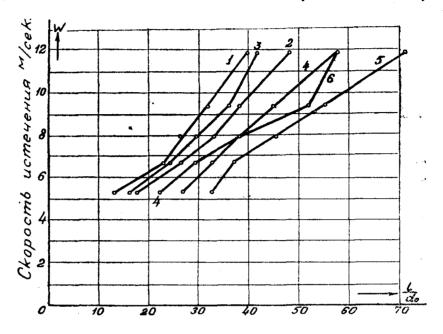
зонтального настильного факела $K_3U = \frac{0.5}{8.15} = 0.0615$; для вертикального

настильного факела $K_1U = \frac{0.5}{10.4} = 0.048$. Относительное значение величины диффузионного фактора изменяется в следующе м порядке:

если для горизонтального свободного факела $K_1=1,$ то для вертикального " " $K_2=0.76$ для горизонтального настильного " $K_3=0.70$ для вертикального " " $K_4=0.55.$

Соответственно этому изменяется и длина факела. Следовательно $\left(\frac{l}{d_0}\right)$ вертикального свободного факела = 1,31 $\left(\frac{l}{d_0}\right)$ горизонтального свободного факела; $\left(\frac{l}{d_0}\right)$ горизонтального настильного факела = 1,43 $\left(\frac{l}{d_0}\right)$ горизонтального свободного факела; $\left(\frac{l}{d_0}\right)$ вертикального настильного факела = 1,81 $\left(\frac{l}{d_0}\right)$ горизонтального свободного факела.

На фиг. 5 графически изображены зависимости между длиной факела пламени $\frac{l}{d_0}$ и начальной скоростью истечения для горючей смеси, содержащей первичный воздух в количестве, соответствующем $\alpha=0.31$ при вертикальном, горизонтальном и наклонном направлениях. В сходных условиях организации факела длина его для горючих смесей при $\alpha=0.31$



Фиг. 5. Длина свободного и настильного горящего газового факела при горении с первичным воздухом:

1 — свободный горизонтальный факел;
 2 — свободный вертикальный факел;
 3 — свободный факел под углом 20°;
 4 — настильный горизонтальный факел;
 5 — настильный вертикальный факел;
 6 — настильный факел под углом 20°.

значительно короче, чем для факела без первичного воздуха. Экспериментальные точки довольно близко располагаются к прямым, уравнения которых имеют общий вид

$$\frac{l}{d_0} = cw_0, \tag{26}$$

где по предыдущему величина $c = \frac{0.5}{K_n U_n}$; при этом

для горизонтального свободного факела $c=3,40; K_nU_n=0,147$ для вертикального свободного факела $c=4,10; K_nU_n=0,122$ для горизонтального настильного $c=4.87; K_nU_n=0,102$

для вертикального настильного $c = 5,70; K_nU_n = 0,0875$

Для сходственных условий организации факела диффузионный фактор K_n можно принять одинаковым как для факела без первичного воздуха, так и для факела с первичным воздухом, кинетический же фактор U_n будет различным. Отношение кинетических факторов $\frac{U_n}{II}$ дает представ-

ление об увеличении скорости распространения пламени в условиях факела с первичным воздухом по сравнению с факелом без первичного воздуха.

Для горизонтального свободного факела $\frac{U_n}{U} = 1,69$

Таким образом, для всех четырех условий организации факела с первичным воздухом в количестве, соответствующем $\alpha = 0.31$, кинетический фактор (условная скорость распространения пламени) приблизительно в 1.80 раза больше, чем для факела без первичного воздуха.

При истечении горящего наклонного факела происходит искривление оси его под влиянием подъемной силы, обусловленной разностью плотностей газов в факеле и в окружающей среде. Уравнения для определения координат вершины параболической траектории факела, установленные и проверенные в условиях неизотермического негорящего факела, например уравнения (16) и (17) по Шепелеву не пригодны для характеристики горящего факела. Горящий газовый факел имеет неоднородную тепловую и химическую структуру: ядро факела (без первичного воздуха), состоящее из невоспламенившегося газа, имеет низкую температуру, ниже температуры воспламенения, оболочка факела-поверхность горения имеет высокую температуру. При наличии в горючей смеси первичного воздуха, температура поверхности внутреннего конуса отличается от температуры поверхности внешнего конуса горения и др. Поэтому однозначная характеристика горящего факела по критерию Архимеда явно недостаточна, вследствие чего опытные данные по определению координат вершины изогнутой (параболической) траектории горящего факела резко расходятся с расчетными по уравнению (16) и (17). (Сравните координаты вершины $\left(\frac{x}{d_0}\right)^s$ и $\left(\frac{y}{d_0}\right)^s$ в графе "рассчитано" с измерениями $\left(\frac{x}{d_0}\right)^s$ и $\left(\frac{y}{d_0}\right)^s$ в графах для свободного и настильного факелов).

Причину этих расхождений можно выявить следующим образом: рассмотрим изотермический наклонный факел, для которого $\Delta T = 0$ и Ar = 0, факел прямолинейный, траектория его оси описывается уравнением

$$\frac{y}{x} = \lg \alpha \tag{27}$$

Для неизотермического, но негорящего наклонного факела $\Delta T > 0$ и Ar > 0; факел искривленный; для вершины прямолинейной траектории из уравневий Шепелева (16) и (17) получаем

$$\left(\frac{y}{x}\right)^{s} = 0.6 \text{ tg } \alpha \tag{28}$$

Здесь коэфициэнт 0,6 есть мера отклонения оси факела в вершине его от первоначального направления, вследствие влияния подъемной силы.

Для неизот рмического горящего факела, по нашим опытным данным, положение вершины криволинейной траектории характеризуется уравнением

$$\left(\frac{y}{x}\right)^{\bullet} = m \operatorname{tg} \alpha, \tag{29}$$

где *т*—мера отклонения оси горящего факела в вершине его от первоначального направления вследствие влияния подъемной силы и химиче-

ск**о**й и тепловой неоднородности факела, причем величина $m{m}$ не остается постоянной, а зависит, главным образом, от содержания первичного воздуха в горючей смеси, для факела без первичного воздуха величина т приблизительно равна 0,3; для факела с количеством первичного воздуха 0,3 от теоретически необходимого величина т приблизительно равна 0,45. Можно полагать, что чем больше первичного воздуха в горючей смеси, тем однороднее в тепловом отношении факел и тем больше степень приближения относительных значений координат вершины оси горящего факела к относительным значениям координат вершины неизотермического негорящего факела. Но абсолютные значения координат вершины оси горящего факела не будут совпадать с таковыми же для вершины негорящего неизотермического факела; последние имеют гораздо большее значение, чем первые, что видно из сравнения x_{s} и y_{s} в графе "рассчитано" и x_e и y_e по измерениям. Это обстоятельство указывает на то, что траектория оси горящего факела не определяется однозначно величиною критерия Ar, но на траекторию влияет также скорость распространения пламени, т. е. природа горючего и состав горючих смесей. Детально этот вопрос нами не исследован.

Попытки практического применения явлений газового фонтана (без учета влияния настильности пламени) к ванным стеклоплавильным печам предприняты нами еще в 1936 году в работе [17], где графически наглядно показано соотношение между шириной пламенного пролета, скоростью истечения и углом наклона горелки. Экспериментальный материал, изложенный в настоящей работе, значительно расширяет и уточняет ран-

ние представления о динамике пламенного потока.

Краткие выводы

1. Экспериментально исследовано влияние искривления оси и настильности горящего газового факела на его дальнобойность при различных начальных скоростях истечения, различных углах наклона оси факела и для различных составов горючих смесей.

2. Показано, что действительная траектория оси горящего свободного настильного факелов не может удовлетворительно описываться уравнениями с однозначной зависимостью только от критерия подъемной силы

(критерия Архимеда).

3. Сделана попытка к объяснению укорачивания дальнобойности горизонтального и наклонного факелов пламени по сравнению с вертикальным с точки зрения влияния кинетических и диффузионных факторов на смешение горючего с воздухом и на процесс горения.

4. Выявлены и обобщены зависимости между дальнобойностью настильного и свободного факелов. Удлинение настильного факела по сравнению со свободным объясняется влиянием диффузионного фактора, уменьшаю-

щего интенсивность перемешивания горючего с воздухом.

5. Укорачивание свободного и настильного факелов пламени в горючей смеси, содержащей первичный возлух по сравнению с факелом, образующимся при истечении одного лишь газа, объяснено влиянием кинетических факторов (увеличением скорости распространения пламени).

цитированная литература

1. В. Е. Грум-Гржим айло. Пламенные печи, ч. 1, 1925. 2. Г. П. Иванцов. Вопросы движения газов в печах, 1936.

3. М. А. Глинков. Сталь 5-6, 1943.

4. И. Г. Есьман. ЖРМО, 6, 1910, а также [1].

В. Слесарев. ЖРМО, 1, 1913.

6. Г. Н. Абрамович. Труды ЦАГИ, вып. 293, 1936. 7. И. А. III елелев. Отопление и вентиляция, 7, 1940.

8. Д. Н. Ляховский и С. Н. Сыркин. Советское котлотурбостроение, 2, 1938. 9. Д. Н. Ляховский и С. Н. Сыркин. ЖТФ, 9, 1939. 10. Г. Н. Абрамович. Турбулентные своболные струи жидкостей и газов, 1948. 11. И. А. Шепелев. Отопление и вентиляция, 7, 1940. 12. Под редакцией В. А. Туркуса. Современные вопросы отопления и вентиля ции, 1949.

- 13. И. К. Неймарк. Советское котлотурбостроение, 7, 1939. 14. Цниит маш. Нагрев стали и печи. Сборник статей, книга 9, 1949. 15. Н. Н. Норкин. Известия Томского политехнического института, т. 70. 1950.

16. В. А. Михельсон. Собрание сочинений, т. 1, 1930. 17. Н. Н. Норкин. Керамика и стекло, 2, 1936.