УДК 536.24.021

Исследование регенеративной системы охлаждения при использовании суспензии наночастиц теплопроводного металла в н-декане^{*}

К.Ю. Арефьев^{1,2}, А.М. Савельев^{1,3}, А.В. Воронецкий¹, С.В. Кручков¹

¹Московский государственный технический университет им. Н.Э. Баумана ²Московский физико-технический институт, Долгопрудный, Московская обл.

³Институт общей физики им. А.М. Прохорова РАН, Москва

E-mail: kruchkov-93@mail.ru

Представлены результаты расчетных оценок эффективности регенеративного охлаждения модельного цилиндрического проточного тракта при использовании в качестве горючего-хладагента суспензии наночастиц теплопроводного металла в н-декане. Адаптирована стандартная математическая модель сопряженного теплообмена с учетом температурных зависимостей теплофизических свойств суспензии наночастиц металла и н-декана. Приведены данные по прогреву наносуспензии и стенок модельного проточного тракта по длине при разном содержании в суспензии металлических наночастиц. Показана область, где использование суспензии дает преимущества по теплосъему относительно н-декана.

Ключевые слова: н-декан, суспензия, наночастицы, теплообмен, цилиндрический проточный тракт.

Введение

В последнее время проявляется большой интерес к исследованиям особенностей теплофизических процессов в системах регенеративного охлаждения камер сгорания при использовании суспензий наночастиц металлов в жидких органических энергоносителях (далее — наносуспензия). Наночастицы могут состоять из алюминия, магния, железа, меди, их сплавов и соединений, а также из некоторых металлоидов. Добавление таких наночастиц рассматривается как эффективный способ повышения энергоемкости и теплопроводности органических энергоносителей [1-5]. Результаты экспериментов с горением суспензий наночастиц показали, что в отличие от частиц микронных размеров, которые подавляют горение органического энергоносителя [6], наночастицы действуют как стимулятор горения, сокращая период задержки воспламенения паров органического

^{*} Работа выполнена при поддержке РНФ, проект № 20-19-00419.

[©] Арефьев К.Ю., Савельев А.М., Воронецкий А.В., Кручков С.В., 2023

энергоносителя в несколько раз [7-9]. Помимо стимулирования горения, в экспериментах зафиксированы снижение температуры воспламенения углеводородных капель, увеличение скорости их испарения, повышение полноты сгорания и расширение концентрационных пределов воспламенения топливных паров [10-13]. Эти результаты показывают перспективность применения наносуспензий в специализированных тепловых машинах на энергоемких энергоносителях, когда предъявляются повышенные требования к эффективности функционирования как самой камеры сгорания, так и системы ее охлаждения.

Вместе с тем нужно отметить, что многие аспекты применения наносуспензий в качестве энергоносителей остаются пока недостаточно изученными. Здесь необходимо выделить прежде всего особенности работы регенеративной системы охлаждения при использовании в ней в качестве хладагента наносуспензий. С учетом теплового состояния огневой стенки рубашки охлаждения присадки наночастиц влияют на работу регенеративной системы двояко. В частности, присадки алюминия, ввиду малого стехиометрического отношения кислород/алюминий, повышают температуру продуктов сгорания, что приводит к увеличению теплового потока в огневую стенку рубашки охлаждения. В то же время присадки наночастиц увеличивают теплопроводность энергоносителя, что интенсифицирует теплоотдачу от стенки к охладителю и способствует понижению температуры огневой стенки. Кроме того, при повышении содержания наночастиц происходит снижение удельной теплоемкости суспензии, что влечет за собой более интенсивное повышение температуры хладагента при охлаждении и некоторое снижение хладоресурса энергоносителя.

Вышеперечисленные факторы по-разному воздействуют на интегральную оценку эффективности применения суспензий наночастиц металла в качестве хладагента. Поэтому в настоящей работе проведено параметрическое расчетно-аналитическое исследование влияния присадок наночастиц металла на состояние модельного цилиндрического проточного тракта с регенеративной системой охлаждения. Задачами работы являлись:

 адаптация стандартной математической модели сопряженного теплообмена применительно к цилиндрическому тракту с регенеративной системой охлаждения с учетом зависимости теплофизических свойств горючего-хладагента от содержания в нем наночастиц и от его температуры;

 проведение параметрических расчетов и выявление на их основе особенностей теплового состояния модельного проточного тракта и допустимых режимов его работы.

Для решения поставленных задач в качестве горючего-хладагента рассмотрена наносуспензия на основе н-декана с добавками частиц металла, по теплофизическим свойствам близкого к алюминию. Проведена оценка охлаждающей способности наносуспензии по комплексу теплофизических параметров и решена сопряженная тепловая задача для модельного цилиндрического тракта с регенеративным охлаждением диаметром D = 0,4 м, схема которого приведена на рис. 1. Предполагается, что горючеехладагент 1 проходит по каналам 2 системы регенеративного охлаждения, затем через пилоны 3 подается в проточный тракт 4, где смешивается с воздухом 5 и сгорает, выделяя некоторое количество теплоты Q. Материал стенок 6 каналов охлаждения — медный сплав.

Оценивалась эффективность наносуспензии как хладагента при вариации массовой доли Z частиц металла в н-декане в диапазоне 0 – 10 % и расходонапряженности газового

потока в проточном тракте $\Omega = \frac{4(G_{\rm B} + G_{\rm nf})}{\pi D^2}$ в диапазоне от 10 до 1000 кг/(с·м²). Здесь



Рис. 1. Схема модельного проточного тракта с регенеративным охлаждением. 1 — хладагент, 2 — каналы системы регенеративного охлаждения, 3 — пилоны, 4 — модельный проточный тракт, 5 — поток воздуха, 6 — огневая стенка проточного тракта.

 $G_{\rm B}$ — массовый расход воздуха, $G_{\rm nf}$ — массовый расход наносуспензии, D — эквивалентный диаметр поперечного сечения проточного тракта. Коэффициент избытка воздуха принимался постоянным $\alpha = \frac{G_{\rm B}}{G_{\rm nf} \cdot K_{m0}} = 1$. Здесь $K_{m0} = f(Z)$ — стехиометрическое соот-

ношение компонентов топливной смеси. Исследования выполнены для проточного тракта с относительным удлинением L/D = 4, давление в проточном тракте $p_{\kappa} = 0,3$ МПа.

В расчетах принято, что начальная температура наносуспензии составляет 300 К. Давление наносуспензии в каналах системы охлаждения превышает критическое значение для н-декана (21,17 бар) [14]. В этом случае основа наносуспензии (н-декан) при нагреве в каналах охлаждения находится в жидком состоянии (фазовый переход отсутствует) [15].

Теплофизические свойства наносуспензии

Согласно [3], для определения вязкости наносуспензии при значениях объемных концентраций частиц $\varphi \le 1$ % может быть применена формула Эйнштейна, а для более высоких значений φ изменение вязкости может быть описано следующей зависимостью [16–20]:

$$\mu_{\rm nf} = \mu_{\rm liq} \left(1 + a\varphi + b\varphi^2 \right), \tag{1}$$

где μ_{liq} — вязкость н-декана [19], $\varphi = f(Z)$ — объемная доля частиц металла, коэффициенты *a*, *b* являются переменными в зависимости от наносуспензии. Так, согласно [16], для наносуспензии с частицами оксида алюминия *a* = 7,3, *b* = 123. При использовании данной зависимости коэффициент динамической вязкости при массовой доле частиц 10 % увеличивается примерно на 30 % относительно чистого н-декана для температуры 300 К (рис. 2). Полученные результаты удовлетворительно согласуются с данными работ [3, 21, 22].

Теплопроводность наносуспензии, согласно [17, 23, 24], находится в пределах, которые ограничиваются снизу и сверху следующими соотношениями:

$$\lambda_{\rm nf\,min} = \lambda_{\rm liq} \left(1 + \frac{3\varphi \left(\lambda_{\rm Me} - \lambda_{\rm liq} \right)}{3\lambda_{\rm liq} + (1 - \varphi) \left(\lambda_{\rm Me} - \lambda_{\rm liq} \right)} \right)$$



ние коэффициента теплопроводности, был введен эмпирический коэффициент *K*, который для рассматриваемой наносуспензии равен 0,992, что хорошо согласуется с данными [21, 23, 26–28]. Далее при расчетах коэффициента теплопроводности использовалась зависимость вида

$$\lambda_{\rm nf} = K\lambda_{\rm liq} \left(1 + \frac{3\varphi(\lambda_{\rm Me} - \lambda_{\rm liq})}{3\lambda_{\rm liq} + (1 - \varphi)(\lambda_{\rm Me} - \lambda_{\rm liq})} \right) + (1 - K)\lambda_{\rm Me} \left(1 - \frac{3(1 - \varphi)(\lambda_{\rm Me} - \lambda_{\rm liq})}{3\lambda_{\rm Me} - \varphi(\lambda_{\rm Me} - \lambda_{\rm liq})} \right).$$
(2)

При использовании зависимости (2) для температуры 300 К и при массовой доле частиц 10 % коэффициент теплопроводности увеличивается на 35 % относительно чистого н-декана (рис. 3).

Теплоемкость и энтальпия наносуспензии рассчитываются по соотношениям:

$$c_{\rm pnf} = c_{p \, \rm liq} \left(1 - Z\right) + c_{p \, \rm Me} Z,$$
$$i_{\rm nf} = i_{\rm liq} \left(1 - Z\right) + i_{\rm Me} Z,$$

где c_{pliq} , i_{liq} — теплоемкость и энтальпия н-декана [14], c_{pMe} , i_{Me} — теплоемкость и энтальпия металла [25].



Рис. 3. Относительный коэффициент теплопроводности наносуспензии на основе н-декана в зависимости от массовой доли частиц металла. $I - \lambda_{nf \min}, 2 - \lambda_{nf \max}, 3 - \lambda_{nf},$ 4 — Me + EO [26], 5 — Me + EG [26], 6 — Me + EG [27], 7 — Me + EO [22].



Рис. 4. Теплоемкость (*a*) и энтальпия (*b*) наносуспензии на основе н-декана в зависимости от массовой доли частиц металла. Z = 0 (1), 1 (2), 2 (3), 5 (4), 8 (5), 10 (6) %.

Рис. 5. Зависимость параметра K_{nf} от температуры. Z = 0 (1), 1 (2), 2 (3), 5 (4), 8 (5), 10 (6) %.

Охлаждающая способность наносуспензии при постоянной массовой скорости оценивается по комплексу теплофизических параметров K_{nf} , который рассчитывается по соотношению [29, 30]:



$$K_{\rm nf} = \lambda_{\rm nf}^{0,6} \cdot \left(\frac{c_{p\,\rm nf}}{\mu_{\rm nf}}\right)^{0,4}$$

На рис. 4 представлены зависимости теплоемкости наносуспензии на основе н-декана от массового содержания частиц металла при температуре 300 К и энтальпии от температуры.

Зависимость комплекса теплофизических параметров K_{nf} для различных значений Z от температуры приведена на рис. 5.

Падение параметра $K_{\rm nf}$ в районе 1000 К связано от началом фазового перехода частиц металла [25] и скачкообразным уменьшением значений теплопроводности и теплоемкости. При этом газификации н-декана не происходит, так как давление в системе охлаждения больше критического, а его теплофизические свойства определяются согласно [14]. Увеличение массовой доли частиц металла от 0 до 10 % в наносуспензии в диапазоне температур 300–1500 К приводит к росту охлаждающей способности от 7 до 15 %. Это означает, что использование наносуспензии в качестве хладагента предпочтительнее, чем чистого н-декана.

Математическая модель

Для решения тепловой задачи в стационарной постановке рассматривается цилиндрический проточный тракт из медного сплава с регенеративной системой охлаждения. Геометрия каналов охлаждения выбрана согласно данным, приведенным в [31]: толщина огневой стенки $\delta_{cr} = 1,5$ мм, высота канала охлаждения $h_{\kappa} = 3$ мм, ширина канала охлаждения $a_{\kappa} = 3$ мм, количество каналов охлаждения $N_{\kappa} = 260$.

При определении плотности теплового потока *q* использовалось уравнение сопряженного теплообмена [32]:

$$q = \frac{1}{1/\alpha_{\rm r} + 1/\alpha_{\rm nf} + \delta_{\rm cr}/\lambda_{\rm cr}} \cdot \left(T_{\rm r}^* - T_{\rm nf}\right),$$

где $\alpha_{\rm r}$, $\alpha_{\rm nf}$ — коэффициенты теплоотдачи от газообразных продуктов сгорания (ПС) к стенке и от стенки к хладагенту соответственно; $\delta_{\rm cr}$, $\lambda_{\rm cr}$ — толщина стенки и теплопроводность материала стенки; $T_{\rm r}^*$ — температура торможения продуктов сгорания в проточном тракте; $T_{\rm nf}$ — температура наносуспензии в тракте охлаждения. В расчетах отсутствует радиационная составляющая теплового потока от продуктов сгорания к стенке ввиду ее незначительного вклада (не более 5 %) в рассматриваемых условиях.

Температура торможения продуктов сгорания T_{Γ}^* принимается постоянной по длине проточного тракта и определяется из термодинамического расчета с помощью программного комплекса ТЕРРА для условий равновесного процесса [33].

Для определения температур стенок со стороны продуктов сгорания T_{cr} и со стороны хладагента T_{cw} используются зависимости [31]:

$$\begin{split} T_{\rm cr} &= T_{\rm r}^* - q/\alpha_{\rm r} \,, \\ T_{\rm ccm} &= T_{\rm cr} - \frac{q\,\delta_{\rm cr}}{\lambda} \,, \end{split}$$

Нагрев наносуспензии в тракте охлаждения определяется путем численного интегрирования уравнения

$$\frac{di_{\rm nf}}{dx} = \frac{q\,S}{G_{\rm nf}},$$

где S — периметр поперечного сечения проточного тракта. Здесь в выражение для q входит температура хладагента $T_{\rm nf} = f(i_{\rm nf})$.

Для определения коэффициента теплоотдачи от продуктов сгорания к стенке проточного тракта использовано соотношение Нуссельта – Крауссольда [29]:

$$\frac{\alpha_{\rm r} d_{\rm 9}}{\lambda_{\rm nc}} = 0,023 \left(\frac{4 G_{\rm nc}}{\pi d_{\rm 9} \mu_{\rm nc}}\right)^{0.8} \cdot \Pr_{\rm nc}^{0.4},$$

где $\lambda_{\rm nc}$, $\mu_{\rm nc}$ — коэффициенты теплопроводности и вязкости продуктов сгорания, $G_{\rm nc}$ — массовый расход продуктов сгорания, d_3 — эквивалентный диаметр камеры сгорания, $\Pr_{\rm nc}$ — критерий Прандтля (соответствующий параметрам в ядре потока).

Коэффициент теплоотдачи между хладагентом и стенкой цилиндрического проточного тракта определяется по полуэмпирической зависимости

$$\frac{\alpha_{\rm nf} d_{\rm \kappa}}{\lambda_{\rm nf}} = 0,023 \cdot \left(\frac{4 G_{\rm nf}}{\pi d_{\rm \kappa} \mu_{\rm nf}}\right)^{0.8} \cdot \Pr_{\rm nf}^{0.4} \cdot k_{\rm p},$$

где d_к — эквивалентный (гидравлический) диаметр поперечного сечения канала охлаждения; Pr_{nf} — критерий Прандтля для хладагента при условиях в тракте охлаждения; k_p — коэффициент оребрения проточного тракта системы охлаждения.





Результаты математического моделирования

Зависимости температуры торможения и теплофизических свойств (теплоемкость $c_{p \text{ пс}}$, вязкость $\mu_{\text{пс}}$, теплопроводность $\lambda_{\text{пс}}$) равновесных продуктов сгорания от массовой доли частиц металла при $\alpha = 1$ приведены на рис. 6.

С увеличением массового содержания наночастиц металла в наносуспензии до 10 % термодинамически равновесная температура торможения продуктов сгорания в проточном тракте увеличивается на 45 К (~ 1,5 %) относительно случая применения чистого н-декана.

Теплопроводность и теплоемкость продуктов сгорания при добавлении в н-декан 10 % наночастиц увеличиваются на 2-3 %. При прочих равных условиях указанные факторы способствуют росту теплового потока (в пределах 14 %) от продуктов сгорания в стенку проточного тракта.

Примеры расчетных распределений температур хладагента и стенки по длине цилиндрического проточного тракта при различном массовом содержании частиц металла для крайних значений рассматриваемого диапазона расходонапряженности приведены на рис. 7.



 $\Omega = 10 (a, b)$ и 1000 (c, d) кг/(с·м²); Z = 0 (1) и 10 (2) %.

На рис. 7 видно, что увеличение массовой доли металла Z приводит к росту температуры наносуспензии в тракте охлаждения, что связано с увеличением ее теплопроводности и уменьшением теплоемкости. Наличие локального минимума температуры стенки при x/D = 0, 1-0, 3 связано с увеличением коэффициента теплоотдачи в охладитель при повышении его температуры от начальных значений до 400 K, что объясняется изменением комплекса теплофизических свойств. При $T_{nf} < 1000$ K из-за увеличения параметра K_{nf} температура стенки канала, охлаждаемого наполненным наночастицами н-деканом, ниже, чем температура такого же канала, охлаждаемого чистым н-деканом. После того как T_{nf} приближается к значениям порядка 1000 K, наблюдается немонотонный характер кривых, связанный со скачкообразным изменением комплекса теплофизических свойств в результате фазового перехода. Из-за такого эффекта температура стенки со стороны продуктов сгорания при Z = 10 % начинает превышать значения T_{cr} для случая использования чистого н-декана.

Отметим, что $T_{\rm cr}$ не должна превышать максимально допустимую температуру эксплуатации медного сплава, равную примерно 1250 К. Отсюда следует, что применение наносуспензии в качестве хладагента в проточном тракте с регенеративной системой охлаждения представляется возможным при относительном удлинении проточного тракта до $L/D_{\rm k} = 0.9$ для $\Omega = 10$ кг/(с·м²). С увеличением расходонапряженности до $\Omega = 1000$ кг/(с·м²) предельная протяженность охлаждаемого проточного тракта из медного сплава увеличится до $L/D_{\rm k} = 2,1$. При этом использование наносуспензии дает возможность снизить температуру стенки со стороны продуктов сгорания по длине проточного тракта на 2 - 7% относительно случая применения чистого н-декана.

Установлено, что зависимость температуры стенки от массовой доли наночастиц имеет локальный минимум. Так, на рис. 8 приведены зависимости относительной максимальной температуры огневой стенки от Z и Ω для проточного тракта с относительными удлинениями 0,9 и 2,1. На шкале температур $T_{ref} = 2000$ K.

Зависимость $T_{\rm cr}$ для каждого значения расходонапряженности Ω имеет локальный минимум, определяемый равенством $\partial T_{\rm cr}/\partial Z = 0$. Указанное условие реализуется при значениях массовой доли наночастиц около Z = 2-5 % для $\Omega = 10$ кг/(с·м²) и Z = 6-10 % для $\Omega = 1000$ кг/(с·м²). Наличие минимума может быть объяснено двумя противодей-



Рис. 8. Зависимости температуры стенки со стороны ПС цилиндрического проточного тракта от массовой доли наночастиц и расходонапряженности газового потока при $L/D_{\rm K} = 1,5$ (*a*) и 3,5 (*b*).

Рис. 9. Зависимости максимальной температуры стенки со стороны ПС цилиндрического проточного тракта от расходонапряженности. Z = 0 (1) и 10 (2) %.

ствующими факторами. С одной стороны, увеличение Z приводит к росту комплекса теплофизических параметров K_{nf} и интенсификации охлаждения стенки, а с другой — к увеличению теплового потока от продуктов сгорания в стенку проточного тракта.



Дальнейший анализ теплового состояния стенки по ее максимальной температуре со стороны ПС проводился для проточного тракта с относительным удлинением $L/D_{\rm k} = 1,5$. Расчетное распределение $T_{\rm cr}$ по расходонапряженности Ω представлено на рис. 9.

Из полученных данных следует, что использование наносуспензии с массовым содержанием наночастиц 10 % при расходонапряженности газового потока $\Omega = 10-1000 \text{ kr/(c·m}^2)$ для проточного тракта с относительным удлинением $L/D_{\rm k} = 1,5$ позволяет снизить максимальную температуру стенки со стороны продуктов сгорания до 4 %.

Надо отметить, что при определенных длинах уменьшение расходонапряженности приводит к негативному влиянию на теплообмен наночастиц металла, поэтому для обеспечения эффективного регенеративного охлаждения при использовании наносуспензии необходимо подбирать оптимальное соотношение длины проточного тракта и расхдонапряженности газового потока.

Выводы

В результате расчетного исследования эффективности применения суспензии на основе н-декана с наночастицами металла в качестве хладагента для регенеративной системы охлаждения модельного проточного тракта установлено следующее.

1. Увеличение массовой доли частиц металла от 0 до 10 % повышает охлаждающую способность наносуспензии K_{nf} от 7 до 15 %. При этом с увеличением массового содержания наночастиц металла в наносуспензии до 10 % термодинамически равновесная температура торможения стехиометрических продуктов сгорания в проточном тракте увеличивается на 45 K (до 2903 K) относительно случая применения чистого н-декана.

2. Допустимая температура стенки (не более 1250 К) при охлаждении рассматриваемой наносуспензией в диапазоне расходонапряженности газового потока от 10 до 1000 кг/(с·м²) может быть реализована для проточного тракта с относительным удлинением 0,9 – 2,1. Выявлено, что температура стенки имеет локальный минимум, который для расходонапряженности $\Omega = 10$ кг/(с·м²) реализуется при Z = 2-5 %, а для $\Omega = 1000$ кг/(с·м²) — при Z = 6-10 %.

3. Использование наносуспензии относительно чистого н-декана позволяет снизить температуру стенки со стороны продуктов сгорания от 2 до 7 % в зависимости от величины расходонапряженности и содержания частиц металла, а возможная длина охлаждаемого проточного тракта может быть увеличена до 30 %.

Полученные данные могут быть полезны при анализе и последующем экспериментальном исследовании охлаждаемых проточных каналов энергетических установок в части обеспечения допустимого теплового состояния элементов конструкции.

Список литературы

- Савельев А.М., Брайнин Б.И., Старик А.М. Анализ энергетической эффективности использования комбинированных углеводородных топлив с включением неметаллических и металлических нанокомпонентов в реактивных двигателях // Неравновесные физико-химические процессы в газовых потоках и новые принципы организации горения / Под ред. А.М. Старика. М.: Торус Пресс, 2011. С. 669–695.
- 2. Терехов В.И., Калинина С.В., Леманов В.В. Механизм теплопереноса в наножидкостях: современное состояние проблемы (обзор). Ч. 1. Синтез и свойства наножидкостей // Теплофизика и аэромеханика. 2010. Т. 17, № 1. С. 1–15.
- 3. Рудяк В.Я., Минаков А.В., Краснолуцкий С.Л. Физика и механика процессов теплообмена в течениях наножидкостей // Физ. мезомеханика. 2016. Т. 19, № 1. С. 75–83.
- 4. Слободина Е.Н., Михайлов А.Г., Подлипский И.А. Наножидкости: перспективы применения в источниках теплоты // Актуальные вопр. энергетики. 2022. Т. 4, № 1. С. 20–24.
- 5. Макеев А.Н., Кирюхин Я.А. Проблемы и перспективы использования наножидкостей в теплоэнергетике // Вестн. Дагест. гос. техн. ун-та. Техн. науки. 2022. Т. 49, № 3. С. 24–31.
- 6. Штехер М.С. Топлива и рабочие тела ракетных двигателей. М.: Машиностроение, 1976. 304 с.
- Allen C., Mittal G., Chih-Jen Sung, Toulson El., Lee T. An aerosol rapid compression machine for studying energetic-nanoparticle-enhanced combustion of liquid fuels // Proc. of the Combustion Inst. 2011. Vol. 33. P. 3367–3374.
- Jackson D., Davidson D., Hanson R. Application of an aerosol shock tube for the kinetic studies of n-dodecane/nano-aluminum slurries // 44th AIAA/ASME/SAE/ASEE Joint Propulsion Conf. and Exhibit. 21–23 July 2008. Hartford, CT. Article 4764.
- 9. Savel'ev A.M., Smirnov V.V., Titova N.S., Yagodnikov D.A. Diffusion combustion of n-decane with unpassivated aluminum nanoparticles additives: Analysis of mechanism and numerical simulation // Combust. Flame. 2022. Vol. 236. P. 111761-1–111761-18.
- Javed I., Baek S., Waheed K. Autoignition and combustion characteristics of kerosene droplets with dilute concentrations of aluminum nanoparticles at elevated temperatures // Combust. Flame. 2015. Vol. 162. P. 774–787.
- Yoon J., Baek S. Droplet evaporation behavior of kerosene/nano-aluminum fuels at high pressure environment // Intern. J. Material and Mech. Engng. 2015. Vol. 4. P. 44–49.
- Luo Y., Xu X., Zou J., Zhang X. Combustion of JP-10-BasedSlurry with nanosized aluminum additives // J. Propul. Power. 2016. Vol. 32. P. 1167–1177.
- 13. Palaszewski B., Jurns J., Breisacher K., Kearns Kimberly A. Metallized gelled propellants combustion experiments in a pulse detonation engine // 40th AIAA/ASME/SAE/ASEE Joint Propulsion Conf. and Exhibit, 2004. Hartford, CT. Article 4191.
- 14. Варгафтик Н.Б. Справочник по теплофизическим свойствам газов и жидкостей. М.: Наука, 1972. 720 с.
- 15. Эндотермические топлива и рабочие тела силовых и энергетических установок / Л.С. Яновский, Т.Н. Шигабиев, Ф.М. Галимов, В.Ф. Иванов. Казань: Изд. РАН, 1996. 264 с.
- **16.** Рудяк В.Я. Современное состояние исследований вязкости наножидкостей // Вестн. Новосиб. гос. ун-та. Сер. Физика. 2015. Т. 10, № 1. С. 5–22.
- 17. Фомин А.А., Фомина Л.Н. Анализ эмпирических корреляций теплофизических свойств водных суспензий наночастиц оксида алюминия // Теплофизика и аэромеханика. 2020. Т. 28, № 2. С. 169–188.
- Rudyak V.Ya., Belkin A.A., Tomilina E.A., Egorov V.V. Nanoparticle friction force and effective viscosity of nanosuspensions // Diffus. and Defect Data. Pt A Defect and Diffus. Forum. 2008. Vols. 273–276. P. 566–571.
- 19. Терехов В.И., Калинина С.В., Леманов В.В. Механизм теплопереноса в наножидкостях: современное состояние проблемы (обзор). Часть 2. Конвективный теплообмен // Теплофизика и аэромеханика. 2010. Т. 17, № 2. С. 173–188.
- 20. Bashirnezhad K., Bazri S., Safaei M.R. et al. Viscosity of nanofluids: A review of recent experimental studies // Intern. Commun. Heat and Mass Transfer. 2016. Vol. 73. P. 114–123.
- Safiei W., Rahman M., Kulkarni R. et al. Thermal conductivity and dynamic viscosity of nanofluids: a review // J. Advanced Res. Fluid Mech. and Thermal Sci. 2020. Vol. 74, Iss. 2. P. 66–84.
- 22. Рудяк В.Я., Минаков А.В., Пряжников М.И. Теплофизические свойства наножидкостей и критерии подобия // Письма в ЖТФ. 2016. Т. 42, № 24. С. 9–16.
- Keblinski P., Prasher R., Eapen J. Thermal conductance of nanofluids: is the controversy over // J. Nanopart Res. 2008. Vol. 10. P. 1089–1097.

- 24. Рудяк В.Я., Краснолуцкий С.Л. Моделирование коэффициента теплопроводности наножидкости с малыми частицами методом молекулярной динамики // Журн. техн. физики. 2017. Т. 87, № 10. С. 1450–1458.
- 25. Зиновьев В.Е. Теплофизические свойства металлов при высоких температурах. Справ. изд. М.: Металлургия, 1989. 384 с.
- 26. Бардаханов С.П., Новопашин С.А., Серебрякова М.А. Исследование теплопроводности наножидкостей на основе наночастиц оксида алюминия // Наносистемы: физика, химия, математика. 2012. Т. 3, № 1. С. 27–33.
- Murshed S.M.S., Leong K.C., Yang C. Determination of the effective thermal diffusivity of nanofluids by the double hot-wire technique // J. Phys. D: Appl. Phys. 2006. Vol. 39. P. 5316–5322.
- Patel H.E., Sundararajan T., Das S.K. An experimental investigation into the thermal conductivity enhancement in oxide and metallic nanofluids // J. Nanopart Res. 2010. Vol. 12. P. 1015–1031.
- 29. Васильев А.П., Кудрявцев В.М., Кузнецов В.А. и др. Основы теории и расчета жидкостных ракетных двигателей. В 2 кн. Кн. 2. Учебник для авиац. спец. вузов / Под ред В.М. Кудрявцева. 4-е изд., перераб. и доп. М.: Высш. шк., 1993. 368 с.
- 30. Александренков В.П. Расчет наружного проточного охлаждения камеры ЖРД [Электронный ресурс]: электронное учеб. изд.: метод. указания к домашнему заданию по дисциплине «Теплозащита и прочность конструкций ЖРД». М.: МГТУ им. Н. Э. Баумана, 2012. 1 электрон. опт. диск (CD-ROM): ил.; 12 см.
- Добровольский М.В. Жидкостные ракетные двигатели. Основы проектирования: Учебник для вузов. 2-е изд. перераб. и доп. / Под ред. Д.А. Ягодникова. М.: Изд-во МГТУ им. Н.Э. Баумана, 2005. 488 с.
- 32. Александров В.Ю., Арефьев К.Ю., Воронецкий А.В. Исследование эффективности регенеративной системы охлаждения сверхзвуковых прямоточных воздушно-реактивных двигателей на углеводородном горочем // Тепловые процессы в технике. 2014. Т. 6, № 11. С. 489–495.
- 33. Трусов Б.Г. Программная система TERRA для моделирования фазовых и химических равновесий при высоких температурах // III Междунар. симпозиум Горение и плазмохимия. (Алматы, Казахстан, 24–26 авг. 2005). Алматы: Казак университеті, 2005. С. 52–57.

Статья поступила в редакцию 8 июня 2022 г., после доработки — 3 мая 2023 г., принята к публикации 16 июня 2023 г.