

Vol. 15 / Issue 1 / 2022 / (No. 50) Print ISSN: 2008-4560 / Online ISSN: 2423-4516 https://doi.org/10.30699/jsst.2021.1291



**SS** 

Pages: 89-105 / Research Paper / Received: 19 July 2020 / Revised: 28 January 2021 / Accepted: 09 March 2021

Journal Homepage: https://jsst.ias.ir

# Effects of Geometrical Parameters of a Two-Sided Catalyst Bed on Flow and Thermal Fields of a Monopropellant Hydrazine Thruster

#### Mohmmad Reza Salimi

Assistant Professor, Aerospace Research Institute, Ministry of Science, Research and Technology, Tehran, Iran

E-mail: mohammadsalimi@ari.ac.ir

In present study, a hydrazine based monopropellant thruster decomposition chamber is simulated numerically. The catalyst bed separated in two sides, the particles size in upstream side is larger than those in downstream side. Effects of upstream side length and its particles diameter on catalyst bed characteristics were investigated. To this end, three standard particles sizes of mesh: 16.5, 25 and 30 for the upstream side and two standard particles diameter of 1/8 and 1/16 (in) for downstream side were analyzed. Additionally, three upstream side lengths of 2.5, 5 and 7.5 (mm) were used while the length of bed is 6.5 (cm). Simulations were performed in three bed loading coefficients of 16.5, 25 and 35 (kg/m2s). The related results showed the effectiveness of upstream side on flow and thermal fields are strongly depends on the ration of particles sizes in upstream and downstream sides. Moreover, the upstream side length and bed loading are two important factors affecting the upstream side effectiveness.

Keywords: Monopropellant thruster, Catalyst bed, Numerical simulation, Twosided bed

COPYRIGHTS

© 2022 by the authors. Published by Aerospace Research Institute. This article is an open access article distributed under the terms and conditions of the Creative Commons Attribution 4.0 International (CC BY 4.0).

#### How to cite this article:

M. R. Salimi, "Effects of Geometrical Parameters of a Two-Sided Catalyst Bed on Flow and Thermal Fields of a Monopropellant Hydrazine Thruster," *Journal of Space Science and Technology*, Vol. 15, No. 1, pp. 89-105, 2022 (in Persian), https://doi.org/10.30699/jsst.2021.240233.1291.



دوره ۱۵ / شماره ۱ / ۱۴۰۱ / (پیاپی ۵۰) شایای چایی: ۴۵۶۰- ۲۰۰۸ / شایای الکترونیکی: ۴۵۱۶-۲۴۲۳ https://doi.org/10.30699/jsst.2021.1291

ص. ص. ۱۰۵-۸۹/ مقاله علمی- پژوهشی / دریافت: ۱۳۹۹/۰۴/۲۹ / بازنگری: ۱۳۹۹/۱۱/۰۹ / پذیرش: ۱۳۹۹/۱۲/۰۹

Journal Homepage: https://jsst.ias.ir

# تأثیرات پارامترهای هندسی یک بستر دوبخشی بر میدان جریان و انتقال حرارت محفظه تجزیه یک رانشگر تک مؤلفهای هیدرازین

محمدرضا سليمي'

پژوهشگاه هوافضا، وزارت علوم، تحقیقات و فناوری، تهران، ایران

المبل: mohammadsalimi@ari.ac.ir

حكىدە

در این تحقیق، محفظه تجزیه یک رانشگر تک مؤلفهای بر پایه پیشرانه هیدرازین بصورت عددی شبیه-سازی شده است. بستر کاتالیستی مورد بررسی، دو جزئی بوده و اثرات پارامترهایی مانند ضخامت ناحیه بالادستی و قطر ذرات تشکیل دهنده آن روی عملکرد محفظه تجزیه بررسی می شوند. در این راستا سه قطر گرانول استاندارد با عدد مش ۱۶/۵، ۲۵ و ۳۰ با ضخامتهای ناحیه بالادستی (mm) ۱/۵ (mm) ۵ و (mm/ ۲/۵ در یک بستر کاتالیستی به طول (cm) ۶/۵ مطالعه شدهاند. شبیهسازیها برای دو نوع گرانول در بستر اصلی با قطرهای استاندارد (in) ۱/۸ و (in) ۱/۱۶ در ضرایب بارگذاری (kg/m2s، (kg/m2s، (kg/m2s) ۲۵ و (kg/m2s) ۳۵ انجام شده است. نتایج حاصل نشان میدهند که میزان تأثیرگذاری بخش بالادست بستر کاتالیستی به نسبت اندازه ذرات تشكيل دهنده بستر اصلى به ناحيه بالادستى به شدت وابسته است. همچنين، طول ناحيه بالادستى و بارگذاری بستر پارامترهای مهمی در میزان تأثیرگذاری ناحیه بالادستی بشمار میروند.

واژههای کلیدی: رانشگر تک مؤلفهای هیدرازینی، بستر کاتالیستی، تجزیه هیدرازین، اندازه گرانول، طول ناحیه بالادستی کاتالیست

علائم و اختصارات

موقعیت در طول محفظه احتراق

Ζ

 $I_{1}^{N_{2}H_{4}}$ گرمای نهان تبخیر هیدرازین بار گذاری بستر G ظرفيت حرارتي  $C_{P}$ سطح مؤثر گرانول های کاتالیست  $A_{P}$  $P_{vr}^{N_2H_4}$ فشار بخار هيدرازين جرم مولكولي هيدرازين  $M^{N_2H_4}$ ثابت جهانی گاز  $R_{\mu}$  $D^{N_2H_4}$ پخش جرمی هیدرازین Α ضریب نرخ واکنش هیدرازین در رابطه آرینیوس  $T_A$ دماي فعالسازي واكنش

2 station keeping

**COPYRIGHTS** 

مقدمه

رانشگرهای شیمیایی تکمؤلفهای امروزه برای مأموریتهای مختلف

فضایی نظیر حفظ موقعیت٬ خروج از مدار٬ تزریق یا انتقال مداری٬ و

کنترل وضعیت<sup>۵</sup> استفاده می شوند [۱]. یک رانشگر تک مؤلفهای از

اجزای مختلفی نظیر انژکتور، بستر کاتالیسی و نازل تشکیل شده

است. هیدرازین مایع بعد از خروج از مخزن توسط یک انژکتور روی

بستر تزریق می شود. در اثر تجزیه هیدرازین گاز دما بالا تشکیل شده



© 2022 by the authors. Published by Aerospace Research Institute. This article is an open access article distributed under the terms and conditions of the Creative Commons Attribution 4.0 International (CC BY 4.0).

<sup>3</sup> de-orbiting

<sup>4</sup> Orbital Transfer

<sup>5</sup> Attitude Control

Ο

که بر اثر عبور از یک نازل همگرا- واگرا نیروی پیشران تولید میکند [7]. عملكرد بستر كاتاليستي تابع عوامل متعددي مانند: مانند، دما و فشار ورودی پیشرانه، نحوه تزریق پیشرانه و خصوصیات ذرات كاتاليست به خصوص اندازه آنها است. به عنوان نمونه، تحقيقات نشان میدهد که دمای ورودی پیشرانه تأثیر قابل توجهی روی تأخیر زمانی احتراق<sup>ع</sup> و ضربه فشار اولیه<sup>۷</sup> در هنگام استارت رانشگر دارد. بهطوری که با کاهش دمای پیشرانه، ورودی تأخیر احتراق و ضربه فشار اوليه هردو افزايش مىيابند [٢]. نوسانات ناخواسته فشار عموماً در رانشگرهای تک مؤلفهای هیدرازینی مشاهده می شود، اما حین استارت سرد^ امکان تشکیل یک ضربه فشاری قدرتمند در اثر تزریق بیش از اندازه پیشرانه در محفظه تجزیه وجود دارد. این نوسان فشار در صورت انتقال به مسیر تغذیه، منجر به ایجاد نوسان در دبی ییشرانه می شود که می تواند آغاز یک چرخه همافزای نایایداری احتراق باشد [٣]. علاوه بر دمای پیشرانه، ترکیب محفظه احتراق نیز تأثیر قابل توجهی روی ضربه فشار اولیه و نوسانات فشار دارد. بطوریکه استفاده از ذرات کاتالیست کوچکتر در مجاورت انژکتور نه-تنها سبب كاهش تأخير زمانى احتراق مىشود، بلكه ضربه فشار اوليه که می تواند منجر به بروز خرابی در سامانه سوخت رسانی<sup>۹</sup> شود را نیز بهبود می بخشد [۴].

بهطورکلی، سه نوع ناپایداری در عملکرد یک موتور مشاهده میشود، ناپایداریهای فرکانس پایین که تحت عنوان چاگینگ<sup>۱۰</sup> شناخته میشوند، ناپایداریها با فرکانس متوسط که معروف به بازینگ<sup>۱۱</sup> هستند و ناپایداریهای فرکانس بالا که با عنوان اسکریمینگ<sup>۱۲</sup> شناخته میشوند. محدوده فرکانسی این ناپایداریها از حدود (Hz) ۱۰ تا (Hz) ۵۰۰۰ در موتورهای پیشرانه مایع تک و دو مؤلفهای مشاهده شده است [۵]. در میان ناپایداریهای فوق، ناپایداری چاگینگ با توجه به تأثیرات مخربی که روی عملکرد و عمر موتور دارد، بیشتر مورد توجه محققین قرار دارد. این نوع ناپایداری معمولاً مربوط به سامانه تغذیه موتور میشود. به این معنی که نوسانات فشار داخل موتور به سامانه تغذیه منقل شده و پدیده مربوط به سازه ترکیب<sup>۳۱</sup> میشود [۵]. بنابراین یکی از پارامترهای مهم در عملکرد سامانههای پیشرانشی، نوسانات فشار داخل محفظه احتراق است. به عنوان یک معیار سرانگشتی برای جلوگیری از بروز ناپایداری چاگینگ،

محفظه باشد [۶]. بطورکلی ناپایداری چاگینگ بیشتر در موتورهایی با فشار محفظه احتراق کم (Psia 500-100) به وقوع می پیوندد. بنابراین رانشگرهای تک مؤلفه ای معمولاً با این نوع از ناپایداری بیشتر مواجه هستند [۶].

از میان اولین تحقیقات انجام شده روی ناپایداری چاگینگ میتوان به کار سامرفیلد در سال ۱۹۵۱ [۷] و اونس در سال ۱۹۷۲ اشاره کرد [۸]. این تحقیقات بصورت تحلیلی انجام شده و مدل دینامیکی مجموعه محفظه احتراق و سامانه تغذیه در آنها استخراج شده است. دلیل بروز ناپایداری چاگینگ در این تحقیقات، تأخیر زمانی بین پاشش و کامل شدن احتراق عنوان شده که میتواند منجر به نوسانات میرا شونده، رشد کننده و ثابت شود. تحقیقات فوق نشان میدهند که پارامترهای مختلفی مانند افت فشار در عرض انژکتور، طول لولههای سامانه تغذیه و نسبت حجم محفظه احتراق به سطح نازل، از پارامترهای تأثیرگذار روی این شکل از ناپایداری هستند.

یکی از پارامترهای تأثیرگذار در کاستن از ناپایداری چاگینگ کاستن از تأخیر زمانی واکنشهای شیمیایی است. این کار می-تواند با استفاده از پیشرانههای سریع تر و یا بستر کاتالیستی با ابعاد گرانولهای کوچکتر انجام شود [۸]. البته لازم بذکر است که استفاده از گرانولهای کوچک خود باعث افزایش افت فشار در محفظه تجزیه می شود که آثار نامطلوبی روی ناپایداری چاگینگ دارد. بنابراین باید مصالحهای بین قطر ذرات و افت فشار برای رسیدن به شرایط بهینه برقرار شود.

آن و همکارانش در سال ۲۰۱۱، اثرات فشار محفظه تجزیه و نسبت طول به قطر آن را که با عنوان نسبت منظری<sup>۱۴</sup> شناخته می شود، روی ناپایداری چاگینگ مورد مطالعه قرار دادند. مطالعات آنها به صورت تجربی و روی یک رانشگر تک مؤلفه ای با پیشرانه آب اکسیژنه انجام شد. نتایج مطالعات نشان داد که پارامترهای بررسی شده تأثیر چشمگیری روی نوسانات فشار از مرتبه چند ده هرتز دارند. همچنین افزایش افت فشار در طول بستر تجزیه و افزایش نسبت منظری (طول به قطر)، هر دو اثرات نامطلوبی روی ناپایداری چاگینگ دارند. البته شایان ذکر است که پارامترهای فوق از هم مستقل نبوده و کاهش نسبت منظری خود به خود سبب کاهش میزان افت فشار داخل محفظه تجزیه نیز می شود [۹]. آنها در تحقیق مشابهی به مطالعه اثرات واکنش پذیری کاتالیست<sup>۱۵</sup> و ابعاد گرانول ها روی ناپایداری چاگینگ پرداختند. برای این کار آنها دو اندازه متفاوت ذرات در محدودههای عدد شبکه (۱۶–۱۰) و (۲۰–۱۶) را برای سه نسبت منظري مختلف محفظه تجزيه أزمايش كردند. نتايج أنها نشان میدهد که افزایش واکنشپذیری کاتالیست (استفاده از فلز فعال

<sup>6</sup> Ignition-delay time

<sup>7</sup> First pulse pressure spiking

<sup>8</sup> Cold start 9 Feed System

<sup>10</sup> Chugging Instability

<sup>11</sup> Buzzing Instability

<sup>12</sup> Screaming Instability

<sup>13</sup> Coupling of Structural and Feed System Frequencies

<sup>14</sup> Chamber Aspect Ratio

<sup>15</sup> Catalyst Reactivity

مناسب تر بصورت ترکیب MnO2 و PbO) تأثیر چشمگیری در کاهش ناپایداری چاگینگ دارد. همچنین استفاده از ذرات کاتالیست بزرگ تر در صورتیکه توانایی تجزیه کامل پیشرانه را داشته باشند، بدلیل کاستن از افت فشار در طول بستر مطلوب تر است [۱۰].

هیو و همکارانش در سال ۲۰۱۸ با اشاره به تأثیرات افت فشار روی ناپایداری چاگینگ، استفاده از یک بستر کاتالیستی دوبخشی<sup>۱۶</sup> برای برآورده کردن دو هدف تجزیه کامل پیشرانه و ممانعت از بروز نوسانات فشار را پیشنهاد کردند. مطالعات آنها بصورت تجربی روی یک رانشگر با پیشرانه پروکسید هیدروژن انجام شد. بخش بالادست بستر شامل ذرات كوچك با قطر (mm) ۱/۱۸ - ۲/۰۰ و بخش پایین دست آن شامل ذرات بزرگتر با قطر (in) ۱/۸ بود. از آنجاکه تجزیه پیشرانه در بخش پایین دست تا حدود زیادی حرارتی<sup>۱۷</sup> است، استفاده از ذرات بزرگتر با سطح مؤثر کمتر، تأثیری روی واکنش پذیری بستر نداشته و تنها منجر به كاهش افت فشار مى شود. در حاليكه در ناحيه بالادست تجزيه کاملاً کاتالیستی بوده و شدیداً وابسته به سطح مؤثر ذرات است. از این رو استفاده از ذرات با قطر کم می تواند واکنش پذیری محفظه تجزیه را تا حدود زیادی بهبود دهد. آنها با استفاده از این روش توانستند بدون تغییر قابل توجه در واکنش پذیری بستر، افت فشار را به میزان قابل توجهی کاهش دهند [۱۱].

یان و همکارانش در سال ۲۰۰۹ [۱۲] تأثیرات پارامترهای مختلفی از جمله: اندازه ذرات بستر کاتالیستی روی نوسانات فشار را بصورت تجربی مورد مطالعه قرار دادند. برای این کار، آنها یک رانشگر (N) ۵ با پیشرانه هیدرازین و بستر کاتالیست متشکل از گرانولهای آلومینا با پوشش فلز فعال ایریدیم ساختند. بستر کاتالیستی آنها از دو بخش بالادستی با ذرات کاتالیستی کوچک و بخش اصلی حاوی ذرات بزرگ تشکیل شده بود. اندازه ذرات در این اصلی و ۲۰–۲۵ برای ناحیه بالادست در نظر گرفته شده بود. نتایج آنها نشان می دهد که استفاده از فنر نگهدارنده بستر با سختی کمتر، استفاده از یک روزنه با ضخامت یک سوم قطر گلوگاه نازل، قبل از پیشرانه ممانعت کرده و از این طریق نوسانات فشار در مسیر تزریق توجهی کاهش دهد.

تا قبل از رایجشدن دینامیک سیالات محاسباتی در علوم مختلف، برای بررسی عملکرد رانشگرها، غالباً از آزمونهای پرهزینه و

پرریسک استفاده می شد. امروزه روش های عددی، علاوه بر کاستن از هزینه های تست و کاهش ریسک، کمک قابل توجهی به تسریع فرآیند توسعه رانشگرها نیز کردهاند[۱۳].

تحقیقات کستن [۱۵–۱۳] و شنکار [۱۶]، جزء اولین تحقیقاتی هستند که در آنها مدل ریاضی نسبتاً دقیقی برای تجزیه هیدرازین روی بستر ایریدیم توسعه داده شده است. کستن یک مدل تحلیلی برای بررسی رفتار پایا و وابسته به زمان بستر کاتالیستی ایجاد و یک برنامه کامپیوتری بر مبنای آن توسعه داد. در مدل تحلیلی او، انتقال جرم از جریان به سطح بیرونی ذرات کاتالیست و از سطح به داخل آنها لحاظ شده است. لازم بذکر است که مدل توسعه داده شده کستن باوجود قدیمی بودن آنچنان کامل است که هنوز در طراحیها از آن استفاده می شود [۱۷].

در تحقیقات شنکار [۱۶] مدلهای عددی موجود برای در نظر گرفتن ناحیه القایی<sup>۱۰</sup> در بستر کاتالیستی اصلاح شدند. بطورکلی بستر کاتالیستی در یک رانشگر تک مؤلفهای به سه بخش القایی، دوفازی<sup>۲۰</sup> و پسا القایی<sup>۲۱</sup> تقسیم میشود. در ناحیه القایی تنها هیدرازین تجزیه شده و گرمای ناشی از واکنش، صرف افزایش دمای خود هیدرازین می شود. این ناحیه با افزایش دمای ناگهانی پیشرانه تا نقطه جوش پایان می یابد. بعد از ناحیه القایی، هیدرازین در دو فاز مایع و گاز در دمای جوش متناسب با فشار محفظه تجزیه حضور دارد. تحقیقات نشان میدهد که ضخامت ناحیه دوفازی بسیار کمتر از ناحیه القایی بوده و می توان در محاسبات از آن صرفنظر کرد. ناحیه پسا القایی که بخش اعظم محفظه تجزیه را شامل می شود، مربوط به تجزیه هیدرازین و آمونیاک در فاز گاز می شود. روش شنکار عددی بوده و معادلات مربوط به تجزیه پیشرانه در آن بصورت گذرا تحلیل می شوند. لازم بذكر است كه آنها با استفاده از اين روش توانستند اثرات پارامترهایی نظیر فشار محفظه تجزیه، بارگذاری بستر<sup>۲۲</sup> روی توزیع دما و گونههای شیمیایی را مدل سازی کنند [۱۶].

هوانگ و همکارانش در سال ۲۰۱۲ [۱۷] با استفاده از مدل تحلیلی شنکار و همکارانش برای ناحیه القایی و مدل یک بعدی کستن برای ناحیه پسا القایی، اثرات تخریب شدن ذرات بستر کاتالیستی روی عملکرد یک رانشگر هیدرازینی را مطالعه کردند. بستر کاتالیستی در شبیهسازیهای آنها شامل دو بخش بالادست (ذرات کوچک) و پایین دست (ذرات بزرگ) می شود که با توجه به مشاهدات تجربی، خرابی ها عمدتاً در بخش بالادست بوقوع می پیوندند. دلیل این موضوع نیز تنش های حرارتی شدیدتر وارد بر ذرات این ناحیه و

<sup>16.</sup> Dual-catalytic bed

<sup>17.</sup> Thermal Decomposition

<sup>18.</sup> Mesh number

<sup>19.</sup> Induction region

<sup>20 .</sup>Two Phase region

<sup>21.</sup> Post-induction region

<sup>22.</sup> Bed Loading

در نتیجه ترک خوردن و شکستن آنها است. آنها اثرات مربوط به خرابی ذرات را با تغییر دادن خواص محیط متخلخل مانند: قطر ذرات، ضریب تخلخل و سطح مؤثر کاتالیست وارد محاسبات کردند. نتایج آنها نشان میدهد که شکستن و تخریب شدن ذرات کاتالیست روی افت فشار و کسر جرمی گونهها تأثیر قابل توجهی دارد.

پاسینی و همکارانش در سال ۲۰۱۰ یک مدل یک بعدی رتبه کاسته برای شبیه سازی تجزیه پیشرانه آب اکسیژنه در محفظه تجزیه یک رانشگر تک مؤلفه ای معرفی کردند. امتیاز مدل آنها در مقایسه با مدل های پیشین، کاستن از هزینه های محاسباتی (از طریق حذف معادلات انتقال اندازه حرکت و انرژی) و در نظر گرفتن فرآیند تبخیر قطرات داخل بستر است. البته لازم بذکر است که در نظر نگرفتن پارامترهایی مانند دمای دیواره محفظه احتراق، اثرات قطر ذرات کاتالیست روی نرخ پیشرفت واکنش ها و عدم تعادل ترمودینامیکی موجود بین فازه ای جامد و گاز از مهمترین محدویت های مدل آنها محسوب می شود. آنها با استفاده از مدل توسعه داده خود اثرات اندازه ذرات بستر، فشار و نسبت منظری محفظه تجزیه را مورد مطالعه قرار دادند [۸۲].

جانگ و چویی در سال ۲۰۱۷ مدل پاسینی و همکارانش را اصلاح کرده و از آن برای مطالعه پارامتریک یک محفظه تجزیه پیشرانه آب اکسیژنه استفاده کردند. آنها اثرات اندازه ذرات کاتالیست روی نرخ پیشرفت واکنشهای شیمیایی را وارد مدل کرده و با استفاده از آن مقدار بهینهای برای ظرفیت کاتالیست ۶ و افت فشار بدست آوردند. لازم بذکر است که کمیت ظرفیت کاتالیست از تقسیم دبی جرمی به حجم محفظه تجزیه حاصل می شود [۹۹].

چگونگی واکنش های شیمیایی در نواحی مختلف بستر کاتالیستی توسط روش های مبتنی بر حل معادلات ناویر استوکس نیز مطالعه شده است. از این میان میتوان به تحقیق هو و همکارانش در سال ۲۰۱۴ [۲۰] و ژنگ و همکارانش در سال ۲۰۱۶ [۲۱] اشاره کرد. آنها فرآیند تبخیر و تجزیه هیدرازین را با استفاده از مدل دوفازی مخلوط<sup>۳۳</sup> و با در نظر گرفتن انتقال جرم شبیه سازی کردند. هر دو نوع واکنش همگون<sup>۳۴</sup> (فاز گاز) و ناهمگون<sup>۲۵</sup> (در دمای حالت پایا در محاسبات آنها در نظر گرفته شده و پروفیل شده است. نتایج نشان از دقت شبیه سازی های آنها دارد. لازم بذکر است که تحلیل معادلات کامل ناویر استوکس در دو و سه بعد، اگرچه دقت محاسبات را افزایش می دهد، اما با توجه به هزینه های محاسباتی، کمتر برای طراحی و بهینه سازی استفاده می شوند.

از میان تحقیقات انجام گرفته در داخل کشور می توان به تحقیق کریمایی و همکارانش در سال ۲۰۱۹ [۲۲]، که در آن طراحی یک رانشگر تک مؤلفه ۱۰ نیوتنی تشریح می شود، سلیمی در سال ۲۰۲۰ [۲۳] که در آن تأثیر اندازه و تراکم ذرات روی عملکرد یک رانشگر تک مؤلفه بررسی می شود و ندافی پور و همکارانش در سال ۲۰۲۰ [۲۴] اشاره کرد.

در تحقیق حاضر، عملکرد یک بستر کاتالیستی دوبخشی تحلیل می شود. برای این کار یک برنامه کامپیوتری یک بعدی برای تحلیل جریان واکنشی در محیط متخلخل توسعه داده شده است. برنامه موجود نرخ تجزیه هیدرازین در مجاورت کاتالیست ايريديم را از طريق روابط آرينيوس تحليل مى كند. همچنين از فرض تعادل ترمودینامیکی و شیمیایی بین دو فاز گاز و ذرات كاتاليست صرفنظر شده است. بنابراين معادلات انرژى و انتقال گونههای شیمیایی جداگانهای برای فازهای جامد و گاز نوشته و تحلیل می شوند. صرفنظر کردن از تعادل ترمودینامیکی و شیمیایی امکان در نظر گرفتن مکانیسمهای انتقال جرم و حرارت به ذرات کاتالیست و از آنها به جریان گاز را میسر می سازد. همچنین ناحیه القایی اولیه که در آن فرآیند تغییر فاز هیدرازین از مایع به گاز انجام می شود نیز در این برنامه تحلیل شده است. با استفاده از برنامه كامپيوترى حاضر، بستر كاتاليست دوبخشى تحليل شده و اثرات پارامترهای متفاوتی نظیر قطر ذرات تشکیل دهنده ناحیه بالادست و طول این ناحیه مطالعه شده است. همچنین اثرات دبی جرمی پیشرانه از طریق پارامتر بارگذاری بستر بررسی شده است. بر مبنای بررسی های بعمل آمده، نوآوری تحقیق حاضر در مطالعه يارامتريك تأثيرات ناحيه بالادست روى عملكرد بستر تجزيه با استفاده از روش عددی است که توضیحات آن در بخش بعد ارائه می شود.

## معادلات حاكم

جریان گاز و واکنش های شیمیایی داخل بستر کاتالیست بصورت یک بعدی شبیه سازی می شوند. مدل یک بعدی حاضر از دو بخش تشکیل شده است. بخش اول مربوط به تبخیر و گازی سازی پیشرانه بوده که در ناحیه القایی<sup>۲</sup>محفظه احتراق بوقوع می پیوندد. در این ناحیه، معادله ساده شده انرژی مطابق با تحقیق شنکار و همکارانش [۶۲] استفاده شده که نتیجه آن محاسبه طول ناحیه القایی به همراه خواص ترمودینامیک گاز در طول آن است. بر مبنای تحقیق شنکار و همکارانش [۶۲]، دما به صورت زیر در طول ناحیه القایی تغییر می کند:

<sup>23.</sup> Mixture model

<sup>24.</sup> Homogenous

<sup>25.</sup> Heterogeneous

<sup>26.</sup> Induction Region

فصلنامهٔ علمی- پژوهشی علوم و فناوری فضایی دوره ۱۵ / شماره ۱/ بهار ۱۴۰۱ (پیاپی ۵۰)

$$\frac{dT_g}{dZ} = \left(\frac{\Delta H_r^{N_2 H_4} - L^{N_2 H_4}}{GC_p}\right) A_p P_{vr}^{N_2 H_4} \left(\frac{M^{N_2 H_4}}{R_u T}\right) \sqrt{D^{N_2 H_4} A}$$

$$exp\left[\frac{\left(-\frac{L^{N_2 H_4}}{R_u}\right) + \left(\frac{T_A}{2}\right)}{T}\right] \tag{1}$$

 $L^{N_2H_4}$  که در آن،  $AH_r^{N_2H_4}$  آنتالپی واکنش تجزیه هیدرازین بوده،  $\Delta H_r^{N_2H_4}$  که در آن، بوده، D ابرگذاری بستر  $C_p$ ,  $C_p$  ظرفیت حرارتی،  $\mathcal{R}$  مای نهان تبخیر هیدرازین، G بارگذاری بستر  $P_{vr}^{N_2H_4}$  فشار بخار هیدرازین  $A_p$  سطح مؤثر  $T^{N}$  گرانول های کاتالیست،  $P_{vr}^{N_2H_4}$  فشار بخار هیدرازین، A (که تقریباً برابر فشار محفظه احتراق است)،  $M^{N_2H_4}$  جرم مولکولی هیدرازین، R هیدرازین، R ثابت جهانی گاز،  $D^{N_2H_4}$  پخش جرمی هیدرازین، R ضریب نرخ واکنش هیدرازین در رابطه آرینیوس،  $T_A$  دمای فعال سازی واکنش و Z موقعیت در طول محفظه احتراق هستند.

همان طور که مشاهده می شود، تغییرات دما در طول ناحیه القایی بصورت نمایی بوده و ناگهان تا بی نهایت افزایش می یابد. از این رو، طول ناحیه القایی بصورت حدی محاسبه شده و معادله زیر برای آن معرفی می شود:

$$Z_{Ind} = \left(\frac{1}{RHS}\right) \frac{T_0^2}{L/R_u + T_A/2} \tag{(Y)}$$

عبارت RHS در معادله (۲) معرف سمت راست معادله (۱) است که در دمای  $T_0$  (دمای ورودی پیشرانه به محفظه احتراق) محاسبه می شود. با توجه به اینکه معمولاً طول ناحیه القایی بسیار کم بوده و نسبت به ابعاد محفظه می توان از آن صرفنظر کرد اما، دما و کسر جرمی گونهها در انتهای این ناحیه تأثیر قابل توجهی روی دقت شبیه سازی ها دارد. دما در انتهای ناحیه القایی با انتگرال گیری عددی شبیه سازی ها دارد. دما در انتهای ناحیه القایی با انتگرال گیری عددی از معادله (۱) محاسبه می شود. به این ترتیب که طول ناحیه القایی محاسبه شده از معادله (۲) به فواصل مساوی تقسیم بندی شده و معادله (۱) روی این فواصل گسسته سازی شده و بصورت عددی حل می شود. دما در مقطع  $m_Z = Z$  را دمای القایی ( $T_{Ind}$ ) می نامند که به عنوان شرط اولیه برای دمای گاز در تحلیل بستر کاتالیستی استفاده می شود. بعد از محاسبه دما در انتهای ناحیه القایی، کسر جرمی گونه های شیمیایی نیز با استفاده از معادلات زیر محاسبه می شوند:

$$Y_g^{N2H4} = 0.87 - 0.0006T_{Ind} \tag{(7)}$$

$$Y_{g}^{NH3} = \left(\frac{M^{NH3}}{M^{N2H4}}\right) \left(1 - Y_{g}^{N2H4}\right)$$
(\*)

$$Y_{g}^{N2} = \left(\frac{M^{N2}}{2M^{N2H4}}\right) \left(1 - Y_{g}^{N2H4}\right)$$
( $\delta$ )

28. Specific Surface Area

محمدرضا سليمى

$$Y_{g}^{H2} = \left(\frac{M^{H2}}{2M^{N2H4}}\right) \left(1 - Y_{g}^{N2H4}\right)$$
( $\mathcal{F}$ )

همانطور که مشاهده می شود، بعد از محاسبه کسر جرمی هیدرازین، کسر جرمی سایر گونهها بر مبنای ضرایب استیکیومتری معادلات تجزیه هیدرازین و آمونیاک محاسبه شدهاند. معادلات حاکم بر تجزیه هیدرازین و آمونیاک بصورت زیر هستند:

$$2N_2H_4 \rightarrow 2NH_3 + N_2 + H_2 \tag{Y}$$

$$2NH_3 \to N_2 + 3H_2 \tag{A}$$

بعد از مشخص شدن خواص جریان در انتهای ناحیه القایی، تحلیل تجزیه هیدرازین در فاز گاز روی بستر کاتالیستی شروع میشود. در این حالت معادلات دیفرانسیل مربوط به انرژی و کسر جرمی گونهها برای فازهای جامد و گاز تحلیل میشوند. دلیل این موضوع نیز نبود تعادل ترمودینامیکی و شیمیایی بین دوفاز جامد و گاز در بستر کاتالیستی است. بنابراین معادلات حاکم نیز به دو بخش جامد و گاز تقسیم میشوند. معادلات فاز جامد، متشکل از معادله انرژی و گونههای شیمیایی هستند که منظور از گونههای شیمیایی در آنها بخشی است که با کاتالیست تشکیل پیوند داده است. معادلات حاکم بر دما و گونههای شیمیایی در فاز جامد در این تحقیق بصورت زیر هستند:

$$\frac{dT_s}{dt} = -\frac{1}{\rho_s C_s} \left[ \Delta H_{N2H4} + \Delta H_{NH3} \right] + \frac{3h_c}{d_p \rho_s C_s} \left( T_s - T_s \right) \tag{9}$$

$$\frac{dY_{s}^{N2H4}}{dt} = -\frac{1}{\varepsilon_{p}} r_{N2H4} + \frac{3k_{c}^{N2H4}}{\varepsilon_{p}d_{p}} \left(Y_{g}^{N2H4} - Y_{s}^{N2H4}\right) \quad (1 \cdot)$$
$$\frac{dY_{s}^{NH3}}{dt} = \frac{1}{\varepsilon_{p}} \left[r_{N2H4} \frac{M^{NH3}}{M^{N2H4}} - r_{NH3}\right] + (11)$$

$$\frac{3k_c^{NH3}}{\varepsilon_p d_p} \left( Y_g^{NH3} - Y_s^{NH3} \right)$$

$$\frac{dY_s^{H2}}{dt} = \frac{1}{\varepsilon_p} \left[ r_{N2H4} \frac{M^{H2}}{2M^{N2H4}} + r_{NH3} \frac{3M^{H2}}{2M^{NH3}} \right] + \frac{3k^{H2}}{2k^{H2}} \left( \frac{1}{100} - \frac{1}{100} \right)$$
(17)

$$\frac{\frac{3K_c}{\varepsilon_p d_p} (Y_g^{N2} - Y_s^{N2})}{dt} = \frac{1}{\varepsilon_p} \left[ r_{N2H4} \frac{M^{N2}}{2M^{N2H4}} + r_{NH3} \frac{M^{N2}}{2M^{NH3}} \right] + \frac{3k_c^{N2}}{\varepsilon_p d_p} (Y_g^{N2} - Y_s^{N2})$$
(13)

معادلات فوق معرف تغییرات دما و کسر جرمی گونههای شیمیایی در سطح کاتالیست (<sub>s</sub>) با زمان هستند. همانطور که مشاهده می شود، سمت راست معادلات فوق به دو بخش واکنشی و انتقالی تقسیم می شود. بخش واکنشی مربوط به تولید و مصرف شدن

جرم در اثر واکنشهای ارائه شده در معادلات (۲) و (۸) بوده و بخش انتقالی مربوط به چگونگی انتقال جرم و حرارت از جریان سیال به سطح کاتالیست است. بنابراین هر یک از دو فرآیند فوق که کندتر باشد، تغییرات کسر جرمی گونهها و دمای سطحی کاتالیست را کنترل می کند. در معادلات فوق  $T_s$  معرف دمای سطحی کاتالیست را کنترل ویکند. در معادلات فوق  $T_s$  معرف دمای سطحی کاتالیست را کنترل ویکند. در معادلات فوق  $C_s$  معرف دمای سطح کاتالیست، جگالی کاتالیست، جرمای گرمای واکنش تجزیه آمونیاک چگالی کاتالیست  $\rho_s$  می کند. در معادلات فوق ویک معرف دمای سطحی کاتالیست را کنترل می کند. در معادلات فوق  $C_s$  معرف دمای مطحی کاتالیست، جزیه آمونیاک چگالی کاتالیست، جزیه آمونیاک چگالی کاتالیست، جزیه آمونیاک پر واکنش تجزیه آمونیاک جرمای واکنش تجزیه آمونیاک گرمای معرف قطر معادل گرانولهای کاتالیست، مع ضریب تخلخل می معرف قطر معادل گرانولهای کاتالیست، ج

$$h_c = 0.74 \left(\frac{A_p \mu_{mix}}{G}\right)^{0.41} C_{Pmix} G \tag{14}$$

$$k_c^i = \left(\frac{A_p \mu^i}{G}\right)^{0.41} \left(\frac{0.61G}{\rho^i}\right) \left(\frac{\rho^i D^i}{\mu^i}\right)^{0.667} \tag{10}$$

$$A_p = \frac{6(1-\varepsilon)}{\varphi_s d_p} \tag{19}$$

$$G = \frac{Mass \ Flow \ Rate \ of \ Mixture}{Cross \ Section \ Area \ of \ Chamber}$$
(\Y)

که در آنها،  $\varphi_s$  میزان کروی بودن گرانولهای کاتالیست، که در آنها،  $\varphi_s$  میزان کروی بودن گرانولهای کاتالیست،  $A_p$  لرجت  $A_p$  سطح تماس مؤثر گرانولها، G بارگذاری بستر،  $\pi_i$  لرجت کملوط گاز،  $\rho^i$  چگالی گازی گونههای شیمیایی،  $\mu^i$  لرجت گازی گونههای شیمیایی، گازی گونههای شیمیایی،  $D^i$  لرجت گازی  $\mathcal{F}$  ضریب تخلخل بستر و  $D^i$  یارتهای کاتالیستی تجزیه هیدرازین و آمونیاک هستند که به صورت زیر محاسبه می شوند:

$$r_{N2H4} = A_{N2H4} \exp\left(-\frac{T_A^{N2H4}}{T_s}\right) Y_s^{N2H4}$$
(1A)

$$r_{NH3} = A_{NH3} \exp\left(-\frac{T_A^{NH3}}{T_s}\right) Y_s^{NH3}$$
(19)

که در آنها، ثوابت  $T_A^{NH3}$ ،  $T_A^{N2H4}$ ،  $A_{N2H4}$ ، و  $T_A^{NH3}$  در جدول مشخص شدهاند.

دوره ۱۵/ شمارهٔ ۱ / بهار ۱۴۰۱ (پیاپی ۵۰)

کمیت	مقدار
$\Delta H_{_{N2H4}}$	$-4.48918 \times 10^{6} (j/kg)$
$\Delta H_{_{NH3}}$	$3.2564 \times 10^{6} (j/kg)$
$A_{N2H4}$	$1.5 \times 10^4 (1/s)$
$T_A^{N2H4}$	$2777.78(^{0}K)$
$A_{_{NH3}}$	$2.53 \times 10^{10} (1/s)$
$T_A^{NH3}$	$27777.78(^{0}K)$

معادلات مربوط به فاز گاز نیز بصورت زیر هستند:

$$GC_{pg} \frac{dT_g}{dZ} = -A_p h_c \left(T_g - T_s\right) - \frac{4h_c}{d_c} \left(T_g - T_w\right) \tag{Y}$$

$$\frac{G}{\rho_{mix}}\frac{dY_g^i}{dZ} = -A_p k_c^i \left(Y_g^i - Y_s^i\right) \tag{71}$$

که در أن،  $T_w$  دمای دیواره محفظه احتراق،  $T_g$  دمای مخلوط گازی،  $Y_g$  کسر جرمی هر یک از گونههای شیمیایی فاز گاز هستند. همانطور که مشاهده می شود از واکنشهای شیمیایی فاز گاز صرفنظر شده است. دلیل این موضوع نیز بالا بودن انرژی فعال سازی واکنش– ها در فاز گازی در مقایسه با سطح کاتالیست است. میزان این این در فاز گازی در مقایسه با سطح کاتالیست است. میزان این در او کسر جرمی گونههای شیمیایی در فاز گاز تنها تابع انتقال جرم با فاز جامد است.

برای محاسبه افت فشار داخل بستر کاتالیست از معادله پیشنهاد شده توسط مکدونالد و همکارانش [۲۵] به صورت زیر استفاده شده است:

$$\frac{dP}{dZ} = \mu \left[ \frac{180(1-\varepsilon)^2}{\varepsilon^3 d_p^2} \right] V_{Darcy} + \rho \left[ \frac{4(1-\varepsilon)}{\varepsilon^3 d_p} \right] V_{Darcy}^2$$
(YY)

که در آن، 
$$V_{Darcy}$$
 بصورت زیر تعریف می شود: $V_{Darcy} = rac{G}{a}$  (۲۳)

شایان ذکر است که ظرفیت حرارتی ( $Cp^i$ ) و لزجت ( $\mu^i$ ) تمامی گونههای شیمیایی با استفاده از چندجملهایهای ارائه شده در گزارش فاز طراحی اولیه، بصورت وابسته به دما محاسبه شده است. همچنین خواص مخلوط گاز نیز با استفاده از معادلات زیر محاسبه شده است:

$$Mw_{Mix} = \frac{1}{\sum Y_i / Mw_i} \tag{YF}$$

$$\rho_{Mix} = \frac{M w_{Mix} P}{R_u T} \tag{Ya}$$

$$CP_{Mix}(T) = \sum Y_i CP_i(T) \tag{(Y8)}$$

فصلنامهٔ علمی- پژوهشی علوم و فناوری فضایی / ۹۵

فصلنامهٔ علمی- پژوهشی علوم و فناوری فضایی دوره ۱۵ / شماره ۱/ بهار ۱۴۰۱ (پیایی ۵۰)

محمدرضا سليمى

برای بررسی صحت شبیه سازی ها، نتایج تحقیق هوانگ و همکارانش [۱۷] بازسازی شده اند. هندسه و ابعاد رانشگر تحلیل شده آنها در شکل ۲ نمایش داده شده است. شرایط کاری این رانشگر نیز در جدول ۲ ارائه شده است.



**شکل ۲** – هندسه و ابعاد مسئله بررسی شده توسط هوانگ و همکارانش [۱۷].

جدول ۲ - شرایط کاری رانشگر هوانگ و همکارانش [۱۷].

کمیت	مقدار
فشار ورودى	26.7( <i>bar</i> )
دمای ورودی	$300(^{\circ}K)$
دبی جرمی	2.06(g/s)
قطر گرانولها	1(mm)
ضريب تخلخل بستر	0.4

شکل ۳ پروفیل دما در طول محفظه احتراق را با نتایج هوانگ و همکارانش [۱۷] مقایسه میکند. همانطور که مشاهده میشود، تطابق نسبتا خوبی بین نتایج وجود دارد.



**شکل ۳**- مقایسه پروفیل دما در طول بستر کاتالیست با نتایج هوانگ و همکارانش [۱۷].

$$CV_{Mix}(T) = \sum Y_i CV_i(T) \tag{YY}$$

$$\gamma_{Mix}(T) = \frac{CP_{Mix}(T)}{CV_{Mix}(T)}$$
(YA)

$$\mu_{Mix}(T) = \sum Y_i \mu_i(T) \tag{Y9}$$

معادلات فوق با استفاده از روش گسستهسازی تفاضل محدود بالادست مرتبه اول<sup>۲۹</sup> در زمان و مکان تحلیل شدهاند. بنابراین دقت گسستهسازیها در زمان و مکان از مرتبه اول است.

#### تعريف مسئله

در این تحقیق تجزیه پیشرانه هیدرازین روی بستر کاتالیستی متشکل از گرانولهای آلومینا که با فلز فعال ایریدیوم یوشش داده شدهاند، بصورت عددی مطالعه شده است. در رانشگرهای تک مؤلفهای رایج است که بستر کاتالیستی را برای بالابردن پایداری شعله و کاستن از نوسانات فشار بصورت دوتکه مشابه شکل ۱ می سازند. همانطور که مشاهده می شود، در بخش بالادستی بستر برای بالا بردن سطح تماس و به تبع آن نرخ واکنشهای شیمیایی از ذرات کاتالیست با قطر كم استفاده شده است. در بخش پايين دست بستر نيز براي کاستن از میزان افت فشار از ذرات کاتالیست با ابعاد بزرگتر استفاده شده است. در این تحقیق، پارامترهای مربوط به بخش بالادستی بستر بصورت عددی بررسی می شود. در این راستا، برای بررسی اثرات قطر ذرات ناحیه بالادست، سه عدد شبکه استاندارد ۲۰، ۲۵ و ۳۰ و برای بررسی طول ناحیه بالادست، (mm) ۲/۵ (mm) و (۷/۵ (mm) مطالعه شده است. طول کل بستر نیز برابر (mm) ۶۲/۵ و قطر أن برابر (mm) ۲۰ است. همچنین دو قطر استاندارد برای ذرات بخش پایین دست (mm) ۳/۱۷۵ و (nm) ۱/۵۸۷۵ که بترتیب برابر (in) ۱/۸ و (in) ۱/۱۶ هستند، مطالعه شدهاند. در جهت افزایش عمومیت نتایج حاصل، شبیهسازیها در سه مقدار بارگذاری بستر (kg/m2s) ۱۶/۵، (kg/m2s) ۲۵ (kg/m2s) انجام شدهاند.



شکل 1 – شماتیک مسئله و تعرف نواحی مختلف رانشگر.

29. First Order Upwind

نتایج مربوط به کسر جرمی گونههای هیدرازین و آمونیاک نیز به ترتیب در شکلهای ۴ و ۵ با نتایج عددی هوانگ و همکارانش [۱۷] مقایسه شده است. در این نمودارها نیز شاهد مطابقت خوبی بین نتایج هستیم.



**شکل ۴**- مقایسه پروفیل کسر جرمی هیدرازین در طول بستر کاتالیست با نتایج هوانگ و همکارانش [۱۷].



**شکل ۵**- مقایسه پروفیل کسر جرمی آمونیاک در طول بستر کاتالیست با نتایج هوانگ و همکارانش [۱۷].

#### نتايج و بحث

در این بخش، اثرات پارامترهایی مانند طول ناحیه بالادستی بستر و قطر ذرات تشکیل دهنده آن، در مقادیر مختلف بارگذاری بستر بررسی می شوند. در این رابطه، سه اندازه ذره استاندارد برای ناحیه بالادستی با شماره شبکههای ۲۰، ۲۵ و ۳۰ که بترتیب معادل (mm) ۰/۸۴۱، (mm) ۰/۷۰۷ (mm) و ۰/۵۹۷ (mm) هستند، استفاده شدهاند. برای ارزیابی طول ناحیه بالادستی در عملکرد بستر نیز سه طول (mm) ۲/۵ (mm) ۵ و (mm) ۱۶/۵ (kg/m<sup>2</sup>s) ۲۵ و (kg/m<sup>2</sup>s) ۲۵ انجام شدهاند.

برای مطالعه دقیق تر اثر پارامترهای فوق، دو بستر تجزیه با ابعاد ذرات ناحیه اصلی (in) ۱/۸ و (in) ۱/۱۶ بررسی شدهاند. در ادامه ابتدا نتایج مربوط به محفظه تجزیه با ذرات ناحیه اصلی (in) ۱/۸ ارائه شده و در ادامه نتایج مربوط به ذرات (in) ۱/۱۶ گزارش می شوند.

### نتایج مربوط به بستر با ذرات ناحیه اصلی (in) ۱/۸

شکل ۶، نمودارهای تغییر دما در طول بستر کاتالیستی برای مقادیر مختلف طول ناحیه بالادستی و قطر ذرات مختلف در بارگذاری بستر ۱۶/۵ (kg/m<sup>2</sup>s) را نمایش میدهد. همانطور که مشاهده می شود، شیب منحنی افزایش دما در ناحیه بالادستی که حاوی ذرات کاتالیست کوچک است، بسیار بیشتر از ناحیه پایین دست حاوی ذرات بزرگ است. این موضوع سبب می شود که دمای محفظه تجزیه خیلی سریعتر افزایش یافته و واکنش های شیمیایی با نرخ بیشتری انجام شوند. دلیل این مسئله نیز افزایش سطح تماس با کوچک شدن ابعاد ذرات بستر است. به عبارت ديگر نسبت سطح به حجم ذرات با كوچک شدن آنها افزايش يافته و باعث شده تا در حجم مشخصی از محفظه تجزیه سطح بیشتری برای واکنش های شیمیایی وجود داشته باشد. بنابراین سطح تماس در ناحیه بالادستی بشدت افزایش یافته که نتیجه آن سرعت بیشتر واکنشهای شیمیایی در این قسمت، شده است. نرخ بالاتر واکنشهای شیمیایی در ناحیه بالادستی، سبب افزایش پایداری و کاهش احتمال خاموش شدن شعله در این ناحیه می شود که از نقطه نظر طراحی مطلوب است. علاوه براين افزايش شديد دما در ناحيه بالادستي سبب تجزيه سريعتر ييشرانه شده و باعث می شود که برای تجزیه مقدار مشخصی از پیشرانه به محفظه كوچكترى نياز باشد.

نمودارهای شکل ۶ همچنین نشان میدهند که تأثیر طول ناحیه بالادستی بسیار بیشتر از ابعاد ذرات در این ناحیه است. همچنین مشاهده می شود که با افزایش طول ناحیه بالادستی، تأثیر قطر ذرات بستر روی دما بیشتر احساس می شود.

برای رسیدن به یک ارزیابی دقیقتر، نمودارهای دما در طول بستر برای دو بارگذاری (kg/m<sup>2</sup>s) ۲۵ و (kg/m<sup>2</sup>s) ۳۵ بترتیب در شکلهای ۷ و ۸ ارائه شدهاند. همانطور که مشاهده می شود، دمای میشینه با افزایش بارگذاری بستر اندکی کاهش یافته است. همچنین مشاهده می شود که نقطه بیشینه دما با افزایش بارگذاری بستر به سمت پایین دست محفظه تجزیه جابجا شده است. دلیل این موضوع نیاز به سطح تماس بیشتر برای تجزیه پیشرانه بیشتر است. به عبارت دیگر، با افزایش بارگذاری بستر، دبی جرمی پیشرانه افزایش یافته و طبیعتاً نیاز به سطح کاتالیستی بیشتر برای تجزیه آن است. این موضوع سبب می شود که آزادسازی انرژی پیشرانه تا فواصل بیشتری در طول بستر کاتالیستی ادامه یابد.

فصلنامهٔ علمی- پژوهشی علوم و فناوری فضایی دوره ۱۵ / شماره ۱/ بهار ۱۴۰۱ (پیایی ۵۰)



**شکل ۶**- توزیع دمای گاز در طول بستر در شرایط بارگذاری (kg/m2s) ۱۶/۵ و قطر ذرات اصلی (in)



مقایسه نمودارهای شکلهای ۷ و ۸ همچنین نشان میدهد که تأثیرات ناحیه بالادستی در عملکرد بستر کاتالیستی، با افزایش بارگذاری بستر کاهش مییابد. دلیل این موضوع نبود سطح تماس کافی در ناحیه بالادستی برای آزادسازی انرژی پیشرانه برای مقادیر بزرگتر بارگذاری بستر است. این موضوع نشان میدهد که طول ناحیه بالادستی لازم برای رسیدن به یک عملکرد مشابه، با افزایش بارگذاری بستر افزایش مییابد. همچنین مشاهده میشود که تأثیر افزایش طول ناحیه بالادستی با افزایش بارگذاری بستر کاهش مییابد. چراکه اختلاف کمتری بین نمودارها در بارگذاریهای بیشتر مشاهده میشود.

نمودارهای شکل ۹، افت فشار استاتیک در طول بستر برای بارگذاری (kg/m<sup>2</sup>s) ۱۶/۵ را برای مقادیر مختلف طول ناحیه بالادستی و قطر ذرات در این ناحیه نشان میدهد. همانطور که انتظار میرفت، افت فشار در ناحیه بالادستی بستر کاتالیستی بیشتر از

محمدرضا سليمي

ناحیه اصلی بوده که دلیل آن مشخصاً در ضریب تخلخل کمتر این ناحیه و در نتیجه ضریب گذردهی پایین تر آن است. همچنین مشاهده می شود که تأثیر طول ناحیه بالادستی در افت فشار بیشتر از اندازه ذرات در این ناحیه است. اگرچه تأثیرات اندازه ذرات ناحیه بالادستی با افزایش طول این ناحیه افزایش مییابد، بطوریکه با افزایش طول ناحیه بالادستی بستر، اختلاف بین منحنی های مربوط به اندازه ذرات مختلف بیشتر می شود.



**شکل ۸**− توزیع دمای گاز در طول بستر در شرایط بارگذاری (kg/m²s) ۳۵ و قطر ذرات اصلی (in) ۱/۸



**شکل ۹**- توزیع فشار در طول بستر در شرایط بارگذاری (kg/m²s) ۱۶/۵ و قطر ذرات اصلی (in)

برای مطالعه اثرات بارگذاری بستر روی توزیع فشار در بستر کاتالیستی، نتایج مربوط به بارگذاریهای (kg/m<sup>2</sup>s) ۲۵ و (kg/m<sup>2</sup>s) ۳۵ به ترتیب در نمودارهای شکلهای ۱۰ و ۱۱ نمایش داده شدهاند. همانطور که مشاهده میشود، افت فشار در بستر کاتالیستی با افزایش بارگذاری بستر افزایش یافته که این موضوع دور از انتظار نبود. همچنین مشاهده میشود که میزان افت فشار در ناحیه بالادستی بدلیل اندازه ذرات کوچکتر بسیار بیشتر از ناحیه اصلی دارای ذرات بزرگتر است.



شکل ۱۰ – توزیع فشار در طول بستر در شرایط بارگذاری (kg/m<sup>2</sup>s) ۲۵ و قطر ذرات اصلی (in)



شبکل 11 - توزیع فشار در طول بستر در شرایط بارگذاری (kg/m2s) ۳۵ و قطر ذرات اصلی (VA(in

برای مطالعه تأثیر پارامترهای طول و قطر ذرات ناحیه بالادستی روی نرخ تجزیه هیدرازین، کسر مولی این ماده در طول بستر برای بارگذاری (kg/m<sup>2</sup>s) ۱۶/۵ در بستر کاتالیستی با اندازه ذرات اصلی (in) ۱۸/۸ در شکل ۱۲ نمایش داده شده است. همانطور که مشاهده میشود، افزایش طول ناحیه بالادستی تأثیر قابل توجهی روی مصرف هیدرازین دارد. البته توجه شود که تأثیر طول ناحیه بالادستی با افزایش آن کاهش می یابد. بطوریکه اختلاف بین منحنیهای مربوط به طول ناحیه بالادستی ۱۳/۵ (mm) ۵ (mm) ۵ بیشتر از اختلاف بین منحنیهای مربوط به طول ناحیه بالادستی (mm) ۵ (mm) ۲/۵ (mm)

مجدداً مشاهده می شود که تأثیر قطر ذرات ناحیه بالادستی نسبت به طول این ناحیه بسیار کمتر است. حال با توجه به این موضوع که ساخت ذرات کوچکتر دشوارتر بوده و از طرفی امکان شکستن آنها در اثر تنشهای حرارتی وارد بیشتر است، می توان نتیجه گرفت که برای ذرات اصلی از مرتبه (in) ۱/۸، قطر ذرات در ناحیه بالادستی محفظه تجزیه می تواند تا عدد مش ۲۰ بزرگ انتخاب شوند.

برای مطالعه اثرات بارگذاری بستر روی میزان تجزیه هیدرازین، پروفیل تجزیه این ماده در طول بستر برای بارگذاریهای (kg/m<sup>2</sup>s) ۲۵ و (kg/m<sup>2</sup>s) ۳۵ بترتیب در شکلهای۱۲ و ۱۴ ارائه شده است. همانطور

که مشاهده می شود، با افزایش بارگذاری نرخ تجزیه، هیدرازین کاهش می ابد. بطوریکه کسر مولی هیدرازین در خروجی محفظه با افزایش بارگذاری افزایش یافته است. علاوه براین مشاهده می شود که با افزایش بارگذاری، اختلاف بین نتایج مربوط به طول های مختلف ناحیه بالادستی کاهش می ابد. به این معنی که نمودارهای مربوط به طول های مختلف ناحیه بالادستی به یکدیگر نزدیک شده اند.

میزان تجزیه آمونیاک از پارامترهای پر اهمیت در طراحی محفظه تجزیه رانشگرهای تک مؤلفه ای بشمار می آید. از این و نمودارهای مربوط به کسر مولی آمونیاک در طول بستر با بارگذاری (kg/m2s) ۱۶/۵ و اندازه ذرات اصلی (in) ۱/۸ در شکل ۱۵ نشان داده شده است. همانطور که مشاهده می شود نرخ تولید آمونیاک در ناحیه بالادستی بسیار بیشتر از بخش اصلی بستر کاتالیستی است. بطوریکه برای بستر با طول ناحیه بالادستی اسی نتایج درکنار داده های ارائه شده در شکلهای ۱۱– ۱۳ نشان می دهند این نتایج درکنار داده های ارائه شده در شکلهای ۱۱– ۱۳ نشان می دهند اصلی است. این موضوع دلیل اضافه شدن این بخش برای افزایش پایداری تجزیه در رانشگرهای فضایی را کاملاً مشخص می سازد.



شکل ۱۲ – توزیع کسر جرمی هیدرازین در طول بستر در شرایط بارگذاری ۱۶/۵ (kg/m<sup>2</sup>s)



شکل ۱۳ – توزیع کسر جرمی هیدرازین در طول بستر در شرایط بارگذاری ۲۵ (kg/m<sup>2</sup>s) ۲۵ و قطر ذرات اصلی (in).

محمدرضا سليمى



شکل ۱۶ – توزیع کسر جرمی آمونیاک در طول بستر در شرایط بارگذاری ۱/۸ (in) وقطر ذرات اصلی (in) ۱/۸



شکل ۱۷ – توزیع کسر جرمی آمونیاک در طول بستر در شرایط بارگذاری ۱/۸ (in) و قطر ذرات اصلی (in) ۱/۸

نتایج مربوط به بستر با ذرات ناحیه اصلی (in) ۱/۱۶

برای مطالعه اثرات قطر ذرات اصلی بستر کاتالیستی، در این بخش از مقاله، ذرات با قطر (in) ۱/۱۶ برای بخش اصلی بستر در نظر گرفته شدهاند. لازم بذکر است که قطر محفظه همچنان (cm) ۲ و طول آن (cm) ۶/۲۵ است. مشابه بخش قبل، نتایج برای مقادیر مختلف طول ناحیه بالادستی بستر و اندازه ذرات در این ناحیه گزارش شدهاند.

نمودارهای تغییرات دما در طول بستر کاتالیستی برای بارگذاری بستر (kg/m2s) ۱۶/۵ وقطر ذرات اصلی (in) ۱/۱۶ در شکل ۱۸ نمایش داده شده است. همانطور که مشاهده می شود تأثیرات ناحیه بالادستی برای بستر کاتالیستی با قطر ذرات (in) ۱/۱۶ بسیار کمتر از ذرات با قطر (in) ۱/۸ است، به طوری که اختلاف قابل توجهی بین نمودارهای مربوط به مقادیر مختلف طول ناحیه بالادستی در شکل ۱۸ مشاهده نمی شود. این موضوع با توجه به نزدیک شدن اندازه ذرات در بستر اصلی با ناحیه بالادستی قابل توجهه است.





شکل **۱۴** – توزیع کسر جرمی هیدرازین در طول بستر در شرایط بارگذاری ۱/۸ (in) و قطر ذرات اصلی (in) ۱/۸



شکل ۱۵ – توزیع کسرجرمی آمونیاک در طول بستر در شرایط بارگذاری ۱۶/۵ (kg/m<sup>2</sup>s) درات اصلی (in)

برای مشخص شدن اثرات بارگذاری بستر روی تولید آمونیاک، نمودارهای شکلهای ۱۶ و ۱۷ به ترتیب نتایج مربوط به بارگذاریهای (kg/m<sup>2</sup>s) ۲۵ و (kg/m<sup>2</sup>s) ۳۵ را ارائه میکنند. همانطور که مشاهده می شود، آمونیاک تولید شده با افزایش بارگذاری بستر کاهش یافته است. این موضوع نشان می دهد که با افزایش بارگذاری، تجزیه پیشر انه تا فواصل بیشتری در پایین دست محفظه ادامه می یابد. البته نتایج مربوط به تجزیه هیدرازین در معظواه ادامه می یابد. البته نتایج مربوط به تجزیه هیدرازین در تامودارهای شکلهای ۱۱–۱۳ نیز تأییدکننده این مسئله است. علاوه براین مجدداً مشاهده می شود که اندازه ذرات ناحیه بالادست، تأثیر کمی روی میزان تولید آمونیاک دارد. بنابراین به غیر از افت فشار که در آن تأثیرات اندازه ذرات برای طول ناحیه بالادستی فشار که در آن تأثیرات اندازه ذرات (در محدوده بررسی شده در تحقیق حاضر) قابل توجه نیست.

مشابه نمودارهای دما برای بستر با قطر ذرات اصلی (in) ۸/۸ شکلهای ۶ – ۸، در مورد بستر با قطر ذرات (in) ۱/۱۶ نیز مشاهده می شود که نقطه بیشینه دما و محل آن برای مقادیر مختلف طول ناحیه بالادستی ثابت است. علاوه براین مشاهده می شود که اندازه ذرات در ناحیه بالادستی تقریباً روی توزیع دما بی تأثیر است.

نمودارهای دما برای بارگذاریهای (kg/m2s) ۲۵ و (kg/m2s) ۳۵ به ترتیب در شکلهای ۱۹ و ۲۰ نیز ارائه شدهاند. از مقایسه این نمودارها با نمودارهای شکلهای ۹۶ و ۲۰ مشخص است که دمای بیشینه برای کاتالیست با قطر ذرات اصلی (in) ۱/۱۶ بیشتر از کاتالیست با قطر ذرات اصلی (in) ۱/۸ است. دلیل این موضوع با توجه به سطح تماس بیشتر بستر با قطر ذرات (in) ۱/۱۶ قابل توجیه است. چراکه در این حالت انرژی موجود مشاهده میشود که استفاده از ذرات اصلی با قطر (in) ۱/۱۶ بجای ذرات با مشاهده میشود که استفاده از ذرات اصلی با قطر (in) ۱/۱۶ بجای ذرات با قطر (in) ۱/۱۶ سبب انتقال محل بیشینه دما به سمت بالادست بستر شده است. بنابراین میتوان نتیجه گرفت که با کاهش قطر ذرات بستر اصلی طول محفظه تجزیه کاهش مییابد.



شکل ۱۸ − توزیع دما در طول بستر در شرایط بارگذاری (kg/m²s) ۱۶/۵ و قطر ذرات اصلی (۱۱) ۱/۱۶



شکل ۱۹ – توزیع دما در طول بستر در شرایط بارگذاری (kg/m<sup>2</sup>s) ۲۵ و قطر ذرات اصلی (۱۸) ۱/۱۶

نمودارهای شکلهای ۱۸–۲۰ نشان میدهند که با افزایش بارگذاری بستر، دمای بیشینه تا حدودی کاهش یافته و محل آن بسمت پایین دست محفظه تجزیه جابجا میشود. بنابراین طول بستر کاتالیستی در یک رانشگر با افزایش بارگذاری بستر افزایش مییابد. این موضوع در رابطه با بستر با قطر ذرات اصلی (in) ۱/۸ نیز بر مبنای نمودارهای شکلهای ۶ – ۸ صادق بود.



شکل ۲۰ - توزیع دما در طول بستر در شرایط بارگذاری (kg/m<sup>2</sup>s) ۳۵ و قطر ذرات اصلی (۱۱) ۱/۱۶

تغییرات فشار در طول محفظه تجزیه برای بستر با قطر ذرات اصلی (in) ۱/۱۶ و بارگذاری (kg/m2s) ۱/۱۶ در شکل ۲۱ نمایش داده شده است. همانطور که مشاهده می شود با افزایش طول ناحیه بالادست که شامل ذرات با قطر کوچکتر است، میزان افت فشار در طول بستر افزایش می یابد. البته به دلیل نزدیک بودن قطر ذرات ناحیه بالادست به قطر ذرات اصلی بستر، اختلاف بین شیب نمودارهای افت فشار در ناحیه بالادستی و خارج از آن، برای بستر با قطر ذرات اصلی (in) ۱/۱۶ کمتر از بستر با قطر ذرات اصلی (in). ۸/۱در شکل های ۹ – ۱۱ است.



شکل ۲۱ – توزیع فشار در طول بستر در شرایط بارگذاری (kg/m²s) ۱۶/۵ و قطر ذرات اصلی (۱۱) ۱/۱۶.

نمودارهای تغییر فشار برای بستر با قطر ذرات اصلی (in) ۱/۱۶ در بارگذاریهای (kg/m<sup>2</sup>s) ۲۵ و (kg/m<sup>2</sup>s) ۳۵ نیز به ترتیب در شکلهای ۲۲ و ۲۳ نشان داده شدهاند. با مقایسه این نمودارها با نمودارهای شکلهای ۹ – ۱۱ مشاهده می شود که اثرات قطر ذرات ناحیه بالادست روی افت فشار با افزایش طول این ناحیه تقویت می شود. به عبارت دیگر اختلاف بین منحنیهای مربوط به قطر ذرات برای طول ناحیه بالادست (mm) ۲/۵ غیر محسوس بوده اما با افزایش طول ناحیه بالادست به (mm) ۷/۵ این اختلاف کاملاً مشخص است.



شکل ۲۲ – توزیع فشار در طول بستر در شرایط بارگذاری (kg/m<sup>2</sup>s) ۲۵ و قطر ذرات اصلی (۱۱) ۱/۱۶



شکل ۲۳ – توزیع فشار در طول بستر در شرایط بارگذاری (kg/m<sup>2</sup>s) ۳۵ و قطر ذرات اصلی (۱۱) ۱/۱۶

مقایسه نمودارهای شکلهای ۲۱ – ۲۳ با نمودارهای شکلهای ۹ – ۱۱ نشان میدهد که افت فشار در بستر کاتالیستی با کاهش قطر ذرات اصلی (با وجود ثابت ماندن ضریب تخلخل) افزایش داشته است. بطوریکه بیشینه اختلاف فشار که مربوط به طول ناحیه بالادستی (mm) ۷/۵ و عدد مش ۳۰ می شود، برای بستر با قطر ذرات اصلی (in) ۱/۱۶ نسبت به بستر با قطر ذرات اصلی (in) ۱/۸ به

محمدرضا سليمى

ترتیب برای بارگذاریهای (kg/m<sup>2</sup>s)، ۱۶/۵ (kg/m<sup>2</sup>s) ۲۵ و ۳۵ (kg/m<sup>2</sup>s) معادل ۴۴٪، ۷۲٪ و ۶۰٪ افزایش داشته است. این میزان از افت فشار یکی از دلایل جذابیت ذرات بزرگتر برای بسترهای کاتالیستی در رانشگرهای فضایی بشمار می رود.

نمودارهای شکلهای ۲۱ – ۲۳ همچنین نشان میدهند که با افزایش دبی جرمی پیشرانه، تأثیر طول ناحیه بالادست و قطر ذرات تشکیلدهنده آن روی افت فشار کاهش مییابد. همچنین مقایسه این نمودارها با نمودارهای شکلهای ۹ – ۱۱ نشان میدهد که اثرات طول ناحیه بالادست و قطر ذرات تشکیل دهنده آن برای بستر با قطر ذرات (in) ۱/۱۸ بیشتر از بستر با طول (in) ۱/۱۶ است.

برای مشخص شدن تأثیرات قطر ذرات اصلی بستر روی واکنشهای شیمیایی، کسر مولی هیدرازین در طول محفظه تجزیه برای مقادیر مختلف بارگذاری بستر در شکلهای ۲۴ – ۲۶ نمایش داده شده است. منحنیهای مربوط به بارگذاریهای (kg/m<sup>2</sup>s) (۶/۵ (kg/m<sup>2</sup>s) و (kg/m<sup>2</sup>s) ۳۵ به ترتیب در شکلهای ۲۴ – ۲۶ گزارش شدهاند. همانطور که مشاهده می شود تأثیرات پارامترهای مربوط به ناحیه بالادستی با افزایش بارگذاری بستر کاهش می یابند. همچنین مشاهده می شود که طول و قطر ذرات ناحیه بالادستی عملاً محدوده ابتدایی بستر را تحت تأثیر قرار داده و تقریباً تفاوتی بین نمودارها در (cm) ۳ انتهایی بستر وجود ندارد.



شکل ۲۴ – توزیع کسر جرمی هیدرازین در طول بستر در شرایط بارگذاری ۱۶/۵ (kg/m<sup>2</sup>s) دارد فطر ذرات اصلی (in)

مقایسه نمودارهای شکلهای۲۴– ۲۶ با نمودارهای شکلهای ۱۴–۱۲ نشان میدهند که تأثیر ناحیه بالادستی روی تجزیه هیدرازین با کاهش اندازه ذرات بستر اصلی کاهش یافته است. بنابراین استفاده از ناحیه بالادست با ذرات کوچک برای بستر با قطر ذرات اصلی کمتر از (in) ۱/۱۶ در محدوده بارگذاری بررسی شده در این تحقیق، تا حدود زیادی بیمعنی است. این موضوع به خصوص در بارگذاریهای بیشتر از (kg/m<sup>2</sup>s) ۲۵ مشهود است. نکته دیگری که از مقایسه این

نمودارها قابل استنتاج است، تجزیه سریعتر هیدرازین در بستر متشکل از ذرات اصلی با قطر (in) ۱/۱۶ بوده که با توجه به افزایش قابل توجه سطح تماس در این حالت کاملاً قابل توجیه است. همچنین مشاهده می شود که برای هر دو بستر متشکل از ذرات اصلی با قطرهای (in) ۱/۸ و (in) ۲/۱۶، تأثیر قطر ذرات ناحیه بالادست روی میزان تجزیه هیدرازین ناچیز بوده و این تأثیرات با افزایش بارگذاری بستر کمتر نیز می شود.



شکل ۲۵ – توزیع کسر جرمی هیدرازین در طول بستر در شرایط بارگذاری ۱/۱۶ (in) و قطر ذرات اصلی (۱/۱۶)



شکل ۲۶ – توزیع کسر جرمی هیدرازین در طول بستر در شرایط بارگذاری ۱/۱۶ (in) و قطر ذرات اصلی (in) ۱/۱۶

برای رسیدن به یک جمعبندی کامل، در انتها نمودارهای مربوط به کسر مولی آمونیاک برای بستر متشکل از ذرات با قطر (in) ۱/۱۶ و شرایط بارگذاری مختلف، در نمودارهای شکلهای ۲۷ – ۲۹ نشان داده شده است. همانطور که مشاهده می شود با افزایش بارگذاری بستر، نرخ تولید آمونیاک کاهش یافته و اثرات ناحیه بالادست کم شده است. همچنین مشاهده می شود که اثرات مربوط به اندازه ذرات در ناحیه بالادست بسیار کم و قابل صرفنظر کردن است.

از مقایسه نمودارهای شکلهای ۲۷ –۲۹ با نمودارهای شکلهای ۱۵ – ۱۷، تأثیر طول و اندازه ذرات بستر بالادستی کاهش مییابد. به عبارتی تأثیر این ناحیه روی عملکرد محفظه تجزیه کاهش مییابد.



شکل ۲۷- توزیع کسر جرمی آمونیاک در طول بستر در شرایط بارگذاری ۱۶/۵ (kg/m²s) دا ۱/۱۶ و قطر ذرات اصلی (in)



شکل ۲۸ – توزیع کسر جرمی آمونیاک در طول بستر در شرایط بارگذاری ۱/۱۶ (in) و قطر ذرات اصلی (in) ۱/۱۶



شکل ۲۹ – توزیع کسر جرمی آمونیاک در طول بستر در شرایط بارگذاری ۱/۱۶ (in) و قطر ذرات اصلی (in) ۱/۱۶

محمدرضا سليمى

- [4] R.A. Carlson, "Space environmental operation of experimental hydrazine reactors", *TRW system group final* report 4712, contact NAS-7-520, 1967.
- [6] An, S., Jin, J., Lee, J., Jo, S., Park, D., Kwon, S., "Chugging Instability of H2O2 Monopropellant Thrusters with Reactor Aspect Ratio and Pressures", *Journal of* propulsion and power, Vol. 27, No. 2, pp. 422-427, 2011.
- [6] Sutton, G. P., Rocket Propulsion Element, 7th ed., Wiley– Interscience, New York, 2001.
- [7] Summerfield, M., "A Theory of Unstable Combustion in Liquid Propellant Rocket Systems", *Journal of the American Rocket Society*, Vol. 21, No. 5, pp. 108–114, 1951.
- [8] Owens, W. L., "A Combustion Stability Analysis for Catalytic Monopropellant Thrusters", *Journal of Spacecraft and Rockets*, Vol. 9, No. 3, pp. 148–152, 1972.
- [9] Jo, S., Jang, D., I. An, S., Kwon, S., "Chugging Instability of H2O2 Monopropellant Thrusters with Catalyst Reactivity and Support Sizes", *Journal of propulsion and power*, Vol. 27, No. 4, pp. 920-924, 2011.
- [10] An, S., and Kwon, S., "Comparison of Catalyst Support between Monolith and Pellet in Hydrogen Peroxide Thrusters", *Journal of Propulsion and Power*, Vol. 26, No. 3, pp. 439–445, 2010.
- [11] Heo, S., Jo, S., Yun, Y., Kwon, S., "Effect of dualcatalytic bed using two different catalyst sizes for hydrogen peroxide thruster", *Aerospace Science and Technology*, Vol. 78, pp. 26–32, 2018.
- [12] D.I. Han, C.Y. Han, H.D. Shin, "Empirical and Computational Performance Prediction for Monopropellant Hydrazine Thruster Employed for Satellite", JOURNAL OF SPACECRAFT AND ROCKETS, Vol. 46, No. 6, November–December 2009.
- [13] A. S. Kersten, "Analytical Study of Catalystic Reactors for Hydrazine Decomposition, Part 1. Steady state behaviour", NASA Contract NAS 7-458, 1966.
- [14] A. S. Kersten, "Analytical Study of Catalystic Reactors for Hydrazine Decomposition, Part II. Steady Transient behaviour", NASA Contract NAS 7-458, 1966.
- [15] A. S. Kersten, "Analytical and experimental studies of the transient behaviour of catalytic reactor for hydrazine decomposition", UARL Contract NAS 7-458, 1967.
- [16] V. Shankar, A. K. Anantha Ram, and K. A. Bhaskaran, "Prediction of the Concentration of Hydrazine Decomposition Products Along a Granular Catalystic Bed", *Acta Astronautica*, Vol. 11, No. 6, 1984, pp. 287– 299. doi:10.1016/0094-5765(84)90038-9.
- [17] Hwang CH, Lee SN, Baek SW, Han CY, Kim SK, Yu MJ. "Effects of catalyst bed failure on thermo chemical phenomena for a hydrazine monopropellant thruster using Ir/Al2O3 catalysts",*Ind Eng Chem Res.* Vol. 51, pp. 5382–5393, 2012.
- [18] Pasini, A., Torre, L., Romeo, L., Cervone, A., d'Agostino, L., "Reduced-Order Model for H2O2 Catalytic Reactor Performance Analysis," *Journal of Propulsion and Power*, Vol. 26, No. 3, pp. 446-453, 2010.
- [19] Jung, S., Choi, S., Kwon, S., "Design Optimization of Green Monopropellant Thruster Catalyst Beds Using Catalytic Decomposition Modeling", 53rd AIAA/SAE/ASEE Joint Propulsion Conference, 10-12 July 2017, Atlanta, GA.

# جمعبندى

در این تحقیق، یک کد یک بعدی، با فرض عدم تعادل ترمودینامیکی بین ذرات کاتالیست و گاز حاصل از تجزیه پیشر انه برای شبیه سازی محفظه تجزیه یک رانشگر تک مؤلفه ای توسعه داده شده است. سینماتیک واکنش های شیمیایی نیز با استفاده از نرخهای آرینیوس لحاظ شده و انتقال حرارت با دیواره محفظه نیز وارد محاسبات شده است. بنابراین تلاش شده تا با کمترین فرضیات ممکن یک کد محاسباتی دقیق ایجاد شود. در ادامه با استفاده از کد حاصل، بستر محاسباتی دقیق ایجاد شود. در ادامه با استفاده از کد حاصل، بستر است. در این راستا اثرات پارامترهای مختلفی مانند: طول ناحیه بالادستی و ابعاد ذرات تشکیل دهنده آن تجزیه و تحلیل شده است. برمبنای بررسیهای بعمل آمده مطالعه پارامتریک اثرات ناحیه بالادست روی عملکرد بستر کاتالیستی دو بخشی توسط روش عددی تشریح شده، کاملاً نوآورانه است.

مهمترین نتایج حاصل از تحقیق حاضر را میتوان در موارد زیر خلاصه کرد:

- ۱- کد یک بعدی توسعه داده شده از دقت قابل قبولی برخوردار بوده
   و با توجه به سرعت محاسبات، گزینه مناسبی جهت طراحی بستر
   تجزیه در رانشگرهای تک مؤلفهای مختلف است.
- ۲- وجود ناحیه بالادستی در بستر با قطر ذرات اصلی بزرگ، منجر به افزایش نرخ واکنشهای شیمیایی در ناحیه ابتدایی محفظه تجزیه شده که نتیجه آن پایداری احتراق و کاهش طول بستر کاتالیستی است.
- ۳- طول ناحیه بالادستی بیشترین تأثیر را روی تجزیه هیدرازین و افت فشار دارد.
- ۴- با افزایش بارگذاری بستر تأثیرات ناحیه بالادستی روی نرخ تجزیه هیدرازین کاهش مییابد.

# تعارض منافع

هیچگونه تعارض منافع توسط نویسندگان بیان نشده است.

# مراجع

- [1] S. Booth, J. Kenton, P. Nienhaus, E. Zahn, "Development and design of a 10 n monopropellant thruster", *transactions of the institute of aviation*, Vol. 240, No. 3, pp. 7-17, 2015, Doi: 10.5604/05096669.1194936.
- [2] H. Green, "Vacume start-up of reactors for catalytic decomposition of hydrazine", J. Spacecraft, Vol. 7, pp. 522-52, 1970.
- [3] T. Yuan, B. Huang, M. Tang and C. Chen, "the integration and test of a 5-N hydrazine propulsion system", 45th AIAA/ASME/SAE/ASEE Joint Propulsion Conference, 2 -5 August 2009, Denver, Colorado.

فصلنامهٔ علمی- پژوهشی علوم و فناوری فضایی / ۵۰ ( دوره ۱۵/ شمارهٔ ۱ / بهار ۱۴۰۱ (پیایی ۵۰)

تأثيرات پارامترهای یک بستر دوبخشی بر میدان جریان و انتقال حرارت محفظه تجزیه یک رانشگر ...

HydrazineThruster", Journal of Space Science & Technology, Vol. 12, No. 1, 2019.

- [23] Salimi, MR., "Numerical Study of Catalyst Bed Length and Particle Size Effect on the Monopropellant Thruster Specific Impulse and Thrust", *Scientific Journal of* Aerospace Mechanics, Vol. 16, No. 1, 2020.
- [24]N. P. Meibody, M., Naseh, H., Ommi, F., "Progressive Latin Hypercube Sampling-based Robust Design Optimization (PLHS-RDO)", Australian Journal of Mechanical Engineering, 2020.
- [25] Macdonald I. F., El-Sayed M. S., Mow, K.; Dullien F. A., "Flow Through Porous Media-the Ergun Equation Revisited", *Ind. Eng. Chem. Fundam.*, 18, 199–208, 1979.
- [20] B. Hou, X. Wang, T. Li, and T. Zhang, "Steady-State Behavior of Liquid Fuel Hydrazine Decomposition in Packed Bed", *AIChE Journal*, DOI 10.1002/aic.14703, 2014.
- [21] T. Zhang, G. Li, Y. Yu, J. Chen, and M. Wang, "Effects of catalytic bed thermal characteristics on liquid monopropellant decomposition and combustion characteristics within an eco-friendly thruster based on ammonium dinitramide", Combustion Science and Technology, DOI: 10.1080/00102202.2015.1136295, 2016.
- [22] Karimaei, H., Salimi, MR., Naseh, H., Jokari, E., "Design of Physical Configuration of a 10N Monopropellant