



مطالعه تجربی احتراق گاز زیستی در یک محفظه احتراق میکروتوربینی در نسبتهای مختلف گاز طبیعی/ کربن دیاکسید

میلاد باستانی^۱، صادق تابع جماعت^۲^{*}، محمود مانی^۳، حسین عشینی^۴ ۱ - دانشجوی دکتری، مهندسی هوافضا، دانشگاه امیرکبیر، تهران، Milad.bastani@aut.ac.ir ۲ - استاد، مهندسی هوافضا، دانشگاه صنعتی امیرکبیر، تهران، Sadegh@aut.ac.ir ۳ - استاد، مهندسی هوافضا، دانشگاه صنعتی امیرکبیر، تهران، Mani@aut.ac.ir ۴ - دانشجوی دکتری، مهندسی هوافضا، دانشگاه صنعتی امیرکبیر، تهران، ۲۰۱۴ ۴ - دانشجوی دکتری، مهندسی هوافضا، دانشگاه صنعتی امیرکبیر، تهران، ۲۰

چکیده: در این پژوهش، در تکمیل مطالعات گذشته که متمرکز بر ساختار شعله و مقدار آلایندگی بودهاند، احتراق گاز زیستی، متشکل از متان و کربن دی اکسید، در یک محفظه احتراق میکروتوربینی به صورت تجربی مطالعه شده و تأثیر وجود کربن دی اکسید و تغییر نسبت آن در مخلوط سوخت بر پارامترهای عملکردی محفظه و آلایندهی تولیدی آن بررسی می شود. مطالعه در دو توان حرارتی مختلف و در نسبت هم ارزی ثابت برای ۲ گاز زیستی انجام شده است و با احتراق گاز طبیعی مقایسه شده است. نتایج نشان می دهد که نسبت کربن دی اکسید در سوخت تأثیر زیادی بر ساختار شعله احتراق آشفته و پارامترهای عملکردی دارد. افزایش نسبت کربن دی اکسید در سوخت، سرعت احتراق را کاهش داده و باعث تأخیر در احتراق و افت دمای شعله می شود. بنابر نتایج بدست آمده، اگرچه افزودن CO باعث کاهش مقدار آلایندهی NOX خروجی از محفظه شده است، ولی مقدار CO تولیدی محفظه افزایش یافته و دمای خروجی و متعاقباً، بازده محفظه افت کرده است. نتایج این مطالعه گواه این نکته است که استفاده از چنین سوختهایی در سیستمهای اجتراقی با مشعلهای پیچشی ممکن است ولی باید روشهایی برای کاهش انتشار CO استفاده از چنین سوخته می می مالعه شود.

کلیدواژگان: گاز زیستی، محفظه احتراق میکروتوربینی، نسبت کربن دیاکسید/ گاز طبیعی، آلایندگی، عملکرد احتراقی

مقدمه

با توجه به رشد پیوستهی تقاضای انرژی و محدودیت منابع فسیلی، گاز زیستی^۱ بهعنوان یک سوخت تجدیدپذیر، بهعنوان یکی از جایگزینهای تأمین انرژی مدنظر است [۱]. گاز زیستی، محصول جانبی حاصل از تجزیه مواد آلی است و عمدتاً از CH₄ و مقادیر زیادی CO₂ تشکیل شده است. در گاز محل دفن زباله، نسبت غلظت معمول CH₄ به CO₂ در گاز زیستی از ۶۵/۳۵٪ تا ۲۵/۵۵٪ متغیر است [۳،۲].

توافقنامههایی مانند پروتکل کیوتو، استانداردهای سخت گیرانهای را برای کاهش انتشار گاز CO₂ و دیگر گازهای گلخانهای وضع می کنند. یک روش کاهش این آلایندهها، سوزاندن سوختهای حاصل از زیستتوده است [۴]. سیستمهای تولید توان پراکنده براساس میکروتوربینهای گازی، یک روش مؤثر برای استفاده از سوختهای زیستی هستند [۵]. در سالهای اخیر، با سیاستهای حمایتی و مشوقهای مالی دولتی، استفاده از سیستمهای تولید توان پراکنده بهسرعت رو به

¹ Biogas

گسترش است [8]. تابه حال، مطالعات مختلفی اثر استفاده از سوخت زیستی را بر پارامترهای عملکردی سیستمهای تولید توان پراکنده مانند بازده الکتریکی، تنوع پذیری سوختی و عملکرد اقتصادی بررسی کردهاند [۸،۷].

سوخت گاز زیستی علی رغم مزایایی که دارد، بهطور گسترده مورد استفاده قرار نمی گیرد، زیرا ترکیب سوخت می تواند تحت تأثیر مواد اولیه و فرآیند تخمیر متفاوت بوده و در نتیجه، منجر به عملکرد احتراق نامشخص و آسیب به سختافزار احتراق شود [۹]. بنابراین برای فراهم کردن امکان استفاده از این سوختها، درک تأثیر رقیق سازی با CO₂ بر سینتیک احتراق سوخت ضروری است.

بهطور مشخص اضافه شدن کربن دی اکسید به سوخت گاز طبیعی بر فرآیندهای شیمیایی و فیزیکی احتراق مخلوط سوخت تأثیر میگذارد. وجود این گونه اضافی در گاز زیستی میتواند اثرات چشمگیری بر ویژگیهای احتراق سوخت داشته باشد و شعله را حداقل به چهار طریق تحت تأثیر قرار دهد: (۱) از طریق تغییر در گرمای ویژه مخلوط و کاهش دمای شعله آدیاباتیک (اثرات حرارتی)، (۲) کاهش غلظت گونههای فعال (اثرات انتقال یا رقیقسازی)، (۳) اثرات سینتیک شیمیایی (مشارکت رقیق کننده در واکنشها) و (۴) کاهش انتقال حرارت تشعشعی از محصولات داغ و اتلاف حرارت تابشی [۱۰]. افزودن کربن دی اکسید به متان میتواند به طور قابل توجهی دمای شعله [۱۱][۱۲]، سرعت شعله [۱۳]، غلظت دوده [۱۲]، ارتفاع شعله [۱۱][۱۲]، ارتفاع بلندشدگی شعله [۱۱]، زمان جرقهزنی [۱۲] و سرعت شعله آرام [۱۴] را تغییر دهد. به طور کلی، این تغییرات بر پایداری شعله، انتشار آلایندهها و راندمان احتراق تأثیر دارد [۱۵].

تعداد کمی از این مسائل بهوضوح قابل درک است و مطالعه اثر رقیقسازی شعلههای متان با CO2، برای اطمینان از احتراق کارآمد و ایمن سوختهای جایگزین مانند گاز زیستی ضروری است. پیامدهای افزودن CO2 به سوختهای هیدروکربنی در مشعلهای تحقیقاتی مختلفی در هر دو حالت پیشآمیخته و غیرپیشآمیخته مورد مطالعه قرار گرفته است [19]. بهطورکلی، در احتراق گاز زیستی دمای شعله، انتقال حرارت تابشی، غلظت NOX و پایداری کاهش مییابند. مطالعات نشان داده است که وجود CO2 در مخلوط سوخت بر سینتیک شیمیایی رخ داده در احتراق گاز زیستی، بی اثر نیست. وجود CO2 در مخلوط سوخت، احتراق را به تأخیر انداخته و سرعت شعله را کاهش میدهد [17]. برسیها در مورد تأثیر افزودن CO2 بر آزادسازی حرارت شعلهی آرام گاز زیستی/ هیدروژن مخلوط شده توسط وی و همکاران [1۷]، نشان داد که افزودن CO2 بر نرخ آزادسازی حرارت شعلهی آرام گاز زیستی/ هیدروژن مخلوط شده توسط وی و همکاران [۱۷]، نشان داد که افزودن درمود که سرعت شعله مخلوط سوخت با تغییر خواص انتقالی و حرارتی مخلوط، تحت تأثیر قرار بگیرد.

ساداناندان و همکاران [۱۸]، اثر رقیقسازی با CO₂ بر ویژگیهای شعله و انتشار آلایندههای احتراق پیش آمیختهی متان/ هوا در یک محیط محدود شده، با حضور جسم مانع و میدان جریان تحت تأثیر پیچش را با استفاده از روشهای تشخیصی نوری و لیزری بررسی کردهاند. آنها نشان دادهاند که در شرایط رقیقسازی سوخت با کربن دی اکسید، مشخصات ناحیه آزادسازی گرما تحت تأثیر رقیقسازی قرار می گیرد. به طور کلی، ناحیه آزادسازی حرارت در شعلهی سوختهای با کربن دی اکسید، در مقایسه با شعلهی سوخت بدون کربن دی اکسید پراکنده تر است. همچنین، در مقایسه با شعلهی سوختهای بدون رقیقسازی، شعلهی سوختهای رقیق شده، شدت کمتری دارد که این تغییرات می تواند به دلیل ظرفیت حرارتی مولی بالاتر CO₂ بالاتر CO

علاوه بر این، رقیقسازی با CO₂ باعث میشود که پایداری شعله ضعیف شود، زیرا رقیق شدن گازهای نسوخته بر واکنشدهی شعله تأثیر میگذارد. رقیقکنندههای موجود در گاز همچنین میتوانند باعث ایجاد شعلهی بلند شده شوند (شعله از نقطه لنگرگاه بالای انژکتور فاصله میگیرد). در مورد شعلهی جت آشفتهی غیرپیشآمیخته⁽، افزایش رقیقسازی با CO₂ منجر به کاهش سرعت شعله و در نتیجه، افزایش ارتفاع بلندشدن شعله میشود [۱۹].

¹ Turbulent diffusion jet flame

همچنین، نتایج مطالعات حاکی از آن است که رقیقسازی با CO₂ منجر به کاهش انتشار NOx میشود [۱۸]. ساب و همکاران [۱۵] در مطالعات عددی خود نشان دادند که گاز زیستی باعث کاهش انتشار NOx تا حدود ۳۳٪ و کاهش انتشار CO₂ تا حدود ۱۰٪ میشود. رقیقسازی با CO₂ به سه طریق، منجر به کاهش انتشار NOx و دوده میشود: خود اثر رقیقسازی و از دسترس خارج کردن گونههای فعال، اثرات حرارتی و کاهش دمای شعله و همچنین، دخالت در واکنشهای شیمیایی [۱۸]. گونه CO₂ بهعنوان یک عامل مؤثر بر سینتیک واکنش و درنتیجه، تشکیل و تخریب NOx در نظر گرفته میشود. کاهش NOx حرارتی با کاهش دمای شعله حاصل میشود.

بررسی جنبههای شیمیایی و فیزیکی افزودن CO₂ به CH₄ در شعلههای پخشی جریان متقابل^۱ توسط وانگ و همکاران [۲۰]، کاهش دمای شعله و افزایش تولید CO را به دلیل کاهش اکسیداسیون CO به CO₂ نشان میدهد. گونه CO₂ با CO برای هیدروژن اتمی رقابت کرده و منجر به تشکیل CO میشود. واکنش CO₂ با رادیکالهای هیدروکربنی نیز ممکن است یک عامل کمک کننده در تشکیل CO باشد [۲]. یکی دیگر از عوامل مهم برای انتشار CO، دمای شعله آدیاباتیک است. اشاره شده است که اتلاف حرارت تشعشعی با افزایش غلظت CO، زیاد شده و باعث کاهش بیشتر دمای شعله آدیاباتیک و افزایش غلظت CO میشود [۱۰]. غلظتهای بالای CO، باعث افزایش انتشار CO و تضعیف شعله شده و بر نقطه خاموشی رقیق^۲ تأثیر میگذارد. علاوه بر این، مشاهده شد که روش تزریق سوخت و نسبت تکانه نیز بر انتشار CO اندازه گیری شده، تأثیر دارد [۲].

نتایج مطالعات گذشته بهوضوح نشان میدهد که امکان استفاده از سوخت گاز زیستی در سیستمهای احتراقی با مشعل پیچشی وجود دارد [71]. علی رغم نیاز و اشتیاق روزافزون برای استفاده از سوختهای جایگزینی مانند گاز زیستی برای تولید توان، دانش فعلی برای طراحی محفظه احتراق بهینه با قابلیت انعطاف پذیری سوختی و امکان استفاده از گاز زیستی با نسبت اجزای مختلف کافی نیست. مطالعاتی که تابه حال انجام شدهاند، غالباً متمرکز بر ساختار شعله و آلایندههای تولید شده در محفظه بوده و سایر پارامترهای عملکردی محفظه مغفول ماندهاند. این موضوع نیاز به انجام مطالعاتی جامع در زمینه تأثیر مصرف گاز زیستی با نسبت اجزای مختلف بر عملکرد احتراقی محفظه را نشان میدهد تا از این راه بتوان دید مناسبتری بر محفظه بوده و سایر پارامترهای عملکردی محفظه مغفول ماندهاند. این موضوع نیاز به انجام مطالعاتی جامع در زمینه تأثیر مصرف گاز زیستی با نسبت اجزای مختلف بر عملکرد احتراقی محفظه را نشان میدهد تا از این راه بتوان دید مناسبتری بر محاشها و موانع پیش رو داشت. از اینرو، این مطالعه در پی آن است تا دامنه تحقیقات در مورد تأثیر مصرف مخلوط سوخت کربن دی اکسید/ گاز طبیعی را علاوه بر ساختار شعله و آلایندههای تولیدی، به سایر پارامترهای عملکردی محفظه احتراق مانند راندمان و متوسط دمای خروجی گسترش دهد و دلایل این تغییرات را توضیح دهد. بعلاوه اینکه، بیشتر مطالعات تاکنون معطوف به مشعلها یا مدلهای ساده بوده و بنابراین، بررسی عملکرد یک محفظه احتراق میکروتوربین واقعی، با تمام ویژگیهای هندسی لازم به نظر می سد.

بنابراین چنانچه گفته شد، در این مطالعه عملکرد احتراقی یک محفظه احتراق میکروتوربینی از نوع قوطی و احتراق غیرپیش آمیخته برای گاز طبیعی و دو گاز زیستی با نسبت اجزای کربن دی اکسید به متان، به ترتیب ۶۵/۳۵ و ۵۵/۴۵ درصد در دو توان حرارتی مختلف و نسبت هم ارزی ثابت انجام و تجزیه و تحلیل می شود. ارزیابی عملکرد محفظه نیز با مقایسه ساختار شعله در محفظه با استخراج توزیع دما توسط ترموکوپل در ناحیه ثانویه محفظه احتراق و در خروجی آن و همچنین، آلاینده تولیدی محفظه شامل CO و NOx و بعلاوه، پارامترهای عملکردی، بازده و متوسط دمای خروجی محفظه احتراق، در نقاط آزمون مختلف انجام می شود تا نشان داده شود که چگونه افزودن CO₂ می تواند بر عملکرد احتراقی و ویژگی های حرارتی محفظه تأثیر بگذارد.

¹ Counterflow diffusion Flame

² Lean Blowout

روش آزمایشگاهی

در این مطالعه، از بستر آزمون محفظه احتراق دانشگاه امیرکبیر استفاده شده است که در مطالعات مختلفی از آن استفاده شده است [۲۲]. این بستر آزمون خود از زیرسیستمهای مختلفی، شامل ۱. سیستم ورودی هوا، ۲. سیستم تأمین سوخت، ۳. مقطع آزمون، ۴. سیستم خروجی گاز محصولات احتراق و دودکش، ۵. سیستم جرقهزن و ۶. سیستم کنترل و دادهبرداری تشکیل شده است. ارتباط بین زیرسیستمهای مختلف و برخی از اجزای آنها در زیر تشریح شده است.

ساختار بستر آزمون محفظه احتراق در شکل ۱ نشان داده شده است. همانطور که در شکل ۱ دیده می شود، هوا توسط دمنده ی سانتریفیوژی در شرایط اتمسفریک تأمین شده و با یک روتامتر با حداکثر ظرفیت ۳۰۰ مترمکعب بر ساعت و دقت ۲٪، دبی آن اندازه گیری می شود و به مقطع آزمون می رسد. هوای ورودی به مقطع آزمون در این مطالعه، در فشار ۱ بار مطلق و ۴۰ درجه سانتی گراد بوده است.



شکل ۱- نمودار ابزار دقیق و لوله کشی بستر آزمون محفظه احتراق امیرکبیر

سوخت مورد استفاده در این آزمایش، شامل کربن دیاکسید و گاز طبیعی از کپسولها تأمین شده است. دبی سوخت و هوا نیز با استفاده از شیرهای دستی تنظیم میشود. مخلوط سوخت از اختلاط نسبت مشخصی از دو نوع سوخت، کربن دیاکسید و گاز طبیعی، حاصل میشود و دبی سوخت کربن دیاکسید و گاز طبیعی پیش از اختلاط، توسط روتامترهایی با دقت به ترتیب ۶/۰ و 1/۵ لیتر بر دقیقه اندازه گیری میشود. همچنین، این روتامترها به ترتیب برای گاز کربن دیاکسید و گاز طبیعی کالیبره شدهاند. برای اندازه گیری فشار و دمای سوخت و هوا نیز از گیج فشار بوردن و ترمومترهای مکانیکی استفاده شده است.

در مقطع آزمون، محفظه احتراق قرار گرفته است. قطر داخلی مقطع آزمون، ۱۶۴ میلیمتر است. ترموکوپلهای اندازه گیری دما و جرقهزن در این قسمت تعبیه شده است. جرقه زن مورداستفاده از نوع پیش مخلوط بوتان/ هوا بوده و در ناحیه اولیه محفظه احتراق قرار می گیرد و با مشتعل شدن محفظه، حذف می شود. ۲ دریچه نیز برای دیدن داخل محفظه بر روی مقطع آزمون وجود دارد. قسمت انتهایی مقطع آزمون نیز وظیفه هدایت گازهای حاصل از احتراق را به سیستم دود کش برعهده دارد.

محفظه احتراق استفاده شده در این مطالعه، محفظهای از نوع قوطی است که برای میکروتوربینهای گازی ساخته شده است. این محفظه احتراق مدل پیشرفتهای از محفظه احتراق موتور Spey است [۲۳]. مشخصات محفظه و طرح کلی آن در شکل ۲۵ نشان داده شده است. محفظه احتراق، یک استوانه با قطر خارجی ۷۴ میلیمتر و طول ۲۱۰ میلیمتر است. خروجی محفظه احتراق نیز، مستطیلی شکل با ابعاد ۲۱ × ۹۶ میلیمتر مربع و افقی است. دیوارههای محفظه احتراق نیز از فولاد ضد زنگ ۳۱۰ ساخته شده و دارای ضخامت ۳ میلیمتر است. این محفظه مانند مدل اصلی، هدایت کنندهی جریان^۱ ندارد. محفظه احتراق دارای ۲ ردیف سوراخ هوا است. قطر تمام سوراخها ۱۰ میلیمتر و ردیف اول دارای ۶ و ردیف دوم دارای ۱۲ سوراخ است. شکل ۲۵ محل این سوراخها را نشان میدهد. چرخاننده این محفظه، دارای ۲۰ تیغه با زاویه ۴۵ درجه است. عدد پیچش حاصل با شرایط فیزیکی توصیف شده مطابق با رابطه داده شده در مرجع [۲۴]، برابر ۰/۸۵ محاسبه میشود. چرخاننده استفاده شده در این محفظه دارای عدد پیچش بالایی است و بنابراین، میتواند پایداری خوبی برای محفظه فراهم کند.

انژکتور مورد استفاده در این مطالعه، یک انژکتور پیچشی است که سوخت را با حرکت پیچشی به محفظه تزریق میکند (شکل ۲۵). محور سوراخهای انژکتور با یکدیگر و با محور انژکتور زاویه ۱۹ درجه داشته که باعث میشود جت سوخت در سه جهت شعاعی، مماسی و محوری حرکت داشته و بنابراین، منجر به اختلاط بهتر سوخت و هوا میشود.



Figure 2- Geometry of test stand (a) combustion chamber and (b) fuel injector (adapted from [25] with permission) شکل ۲– (الف) هندسه محفظه احتراق و (ب) انژکتور استفاده شده در بستر آزمون (عکس برگرفته از [۲۵] با کسب اجازه از مولفین)

برای اندازه گیری دما در این مطالعه، از ترموکوپلهای نوع K استفاده شده است که میتوانند تا دمای ۱۳۵۰ درجه اسانتی گراد را با دقت ۲ درجه اندازه گیری کنند. قبل از آزمایش، ترموکوپلها برای محدوده دمای عملیاتی محفظه احتراق کالیبره شدند. برای ثبت اطلاعات ترموکوپلها از دادهبردار استفاده شده است که میتواند دادههای ۲۴ ترموکوپل را بهطور مهزمان ضبط کند. نقاط سیاه رنگ شکل ۳۵، محل قرار گیری ترموکوپلها برای اندازه گیری توزیع دما در ناحیهی ثانویهی محفظه را نشان می دهد. همچنین، نقاط سیاه رنگ شکل ۳۵، محل قرار گیری ترموکوپلها برای اندازه گیری توزیع دما در ناحیهی ثانویهی محفظه را نشان می دهد. همچنین، نقاط سیاه رنگ شکل ۳۵، محل قرار گیری ترموکوپلها برای اندازه گیری توزیع دما در ناحیهی ثانویهی محفظه را نشان می دهد. همچنین، نقاط سیاه رنگ نشان داده شده در شکل ۲۵، مکان هندسی نقاط اندازه گیری دما در ارتفاع محفظه را نشان می دهد. همچنین، نقاط سیاه رنگ نشان داده شده در شکل ۲۵، مکان هندسی نقاط اندازه گیری دما در ارتفاع مینی خروجی محفظه احتراق است. برای اندازه گیری دما در هر کدام از نقاط آزمون تجربی، پس از زمان ثابت ۶۰ ثانیه، ترموکوپلها در فولول ها در فواصل ثابت ۵۰ میلی محدود میشوند. در هر مرحله، جمع آوری داده ها مدت ۹ ثانیه (با نرخ یک نمونه در ثانیه) انجام شده و میانگین این مقادیر ضبط شده بهعنوان دمای آن نقطه محاسبه میشود. برای به ثانیه (با نرخ یک نمونه در ثانیه) انجام شده و میانگین این مقادیر ضبط شده بهعنوان دمای آن نقطه محاسبه میشود. برای به ثانو دست آوردن توزیع دمای خروجی نیز ترموکوپل با فواصل ۵ میلیمتری حرکت میکند. به دلیل برخی مشکلات عملی، امکان اندازه گیری داد در بعنوان مثال، قرار دادن یک ترموکوپل در ناحیه اولیه محفظه، الگوی جریان اندازه گیری آلیزور گاز کالاین می را در این ناحیه که نقش مهمی در تثبیت شعله دارد. تغییر داده و منجر به انحراف نتایج میشود. هر ور در زادی قراد نای می وی ور در زی در فرو ی تایع می میزین، از انادیه گیری آلیزور گاز کال و می را در این ناحیه که نقش مهمی در تثبیت شعله دارد، تغییر داده و منجر به انحراف نتایج میشود. هر و کا در خروجی محفظه اونواحی گروزی گار کال و ۸۵ در کار و ۵۵ در خروجی محفظه احتراق وراد کی وی می وی از با دقت ۱۰/ ۲۹۹ اندازه گیری کند.



Figure 3- Temperature measurement points by thermocouples (a) inside the combustion chamber and (b) at the combustor outlet (adapted from [25] with permission) شکل ۳- نقاط اندازهگیری دما با ترموکوپل در (الف) داخل محفظه احتراق (ب) خروجی محفظه (عکس برگرفته از مرجع [۲۵] با

كسب اجازه از مؤلفين)

شرایط نقاط آزمون تجربی در مطالعه حاضر، یک محفظه احتراق میکروتوربین گازی از نوع قوطی در شرایط اتمسفریک مورد بررسی تجربی قرار گرفته است. سوخت مصرفی، مخلوط گاز کربن دیاکسید و گاز طبیعی در نسبتهای مشخص است. این آزمایش برای ۶ نقطه کاری انجام شده است که هر نقطه آزمون متناسب با یک توان حرارتی و نسبت اختلاط مشخص اجزای مخلوط سوخت است. شرایط هرکدام از نقاط آزمون در جدول ۱ آمده است. برای قابل مقایسه بودن اثر تغییر نسبت اجزای سوخت یا توان حرارتی، سعی شده است تا آزمونها در نسبت همارزی برابر انجام شود.

جدول ۱- مشخصات نقاط آزمون تجربی

Table 1- Experimental test points specifications					
Operating	Air Flow Rate	Natural Gas Fuel Flow	Carbon Dioxide Fuel	Overall	Thermal
Point	(Nm ³ /hr)	Rate (NL/min.)	Flow Rate (NL/min.)	Equivalence ratio	Power (kw)
Ι	65	16 (100%)	0 (0%)	0.17	9.7
II	60	16 (65%)	9 (35%)	0.17	9.7
III	60	16 (55%)	15 (45%)	0.17	9.7
IV	45	12 (100%)	0 (0%)	0.17	7.3
V	45	12 (65%)	7 (35%)	0.17	7.3
VI	45	12 (55%)	11 (45%)	0.17	7.3

نتايج

بهطورکلی نتایج این مطالعه در سه دسته، ۱. توزیع دما، ۲. انتشار آلایندهها و ۳. پارامترهای عملکردی محفظه در نقاط آزمون مختلف، که هر نقطه آزمون متناسب با یک توان حرارتی و نسبت اختلاط مشخص اجزای مخلوط سوخت است، قابل تقسیم بندی است.

در ادامه، در بخش اول، توزیع دما در ناحیه ثانویه محفظه احتراق که با استفاده از ترموکوپلها اندازهگیری شدهاند، ارائه می شود. در بخش دوم، مقادیر آلاینده های مهم تولیدی محفظه احتراق، NOx و CO در نقاط آزمون مختلف، تجزیه وتحلیل می شوند. در بخش سوم نیز پارامترهای عملکردی محفظه احتراق شامل راندمان و متوسط دمای خروجی محفظه برای نقاط آزمون مختلف مقایسه شده است.

توزيع دما

شکل ۴، توزیع دمای اندازه گیری شده با ترموکوپلها در ناحیه ثانویهی محفظه احتراق و بهطور متناسب، شکل شعلهی گاز طبیعی و گاز زیستی را برای نقاط آزمون تجربی جدول ۱ در این آزمایش تجربی نشان میدهد. باید این نکته ذکر شود که در تمام نقاط آزمون، شعله پایداری در محفظه ایجاد شد. از نتایج پیداست که در شرایط استفاده از گاز طبیعی، در ناحیه ثانویهی محفظه، شعله غالباً در نزدیکی لاینر ایجاد می شود و دما در قسمت مرکزی کمتر از لاینر است که می توان آن را به شکل جریان پیچشی ایجاد شده ناشی از وجود چرخاننده در مسیر هوای ورودی به محفظه مرتبط دانست. همچنین، در انتهای این ناحیه نیز شعله به سمت مرکز محفظه حرکت کرده که ناشی از ورود هوا از سوراخهای رقیق سازی است [۲۶].

مشخص است که افزودن CO2 به گاز طبیعی، اندازه و شکل ناحیه آزادسازی حرارت را تغییر داده است و شعله در ناحیه ثانویه تضعیف و دچار افت دما شده است. شعلهی تشکیل شده بر روی لاینر در ناحیه ثانویه در شرایط استفاده از گاز طبیعی، با افزودن کربن دیاکسید به مخلوط سوخت، تضعیف میشود و چنانچه مشخص است، دمای ابتدایی ناحیه ثانویه که متأثر از شکل گیری و شدت احتراق در ناحیه اولیه محفظه است، با رقیقسازی سوخت کاهش می یابد و حاکی از کاهش شدت و نرخ واکنش ها (آزادسازی حرارت) در انحیه ثانویه که متأثر از شکل گیری و شدت احتراق در ناحیه اولیه محفظه است، با رقیقسازی سوخت کاهش می یابد و حاکی از کاهش شدت و نرخ واکنش ها (آزادسازی حرارت) در ناحیه اولیه محفظه است، با رقیقسازی سوخت کاهش می یابد و حاکی از کاهش شدت و نرخ معلههای مخلوط سوخت رقیق شده با کربن دیاکسید نیز در مقایسه با شعلههای سوخت بدون کربن دیاکسید شدت کمتری دارند [19]. مخلوط سوخت رقیق شده با کربن دیاکسید نیز در مقایسه با شعلههای سوخت بدون کربن دیاکسید شدت کمتری دارند [19]. احتراق تا انتهای ناحیه ثانویه است. چنانکه در مطالعات گذشته نیز بدان اشاره شده که حاکی از به تأخیر افتادن احتراق تا انتهایی ناحیه ثانویه محفظه بزرگتر شده که حاکی از به تأخیر افتادن در واوردن درص می شود که شعله در بخش انتهایی ناحیه ثانویه محفظه بزرگتر شده که حاکی از به تأخیر افتادن در احتراق تا انتهای ناحیه ثانویه محفظه بزرگتر شده که حاکی از به تأخیر افتادن در این ای در در می در در می در در می در در داده شده است که پس از [10]. به علویه ناحیه ثانویه است و نشان داده شده است که پس از افزودن در CO، ناحیه واکنشی شعله طولانی تر و همچنین گسترده تر شده و موقعیت ناحیه واکنشی هسته شعله تغییر می کند [17]. بهعلاوه اینکه، با افزودن کربن دیاکسید به مخلوط سوخت، توزیع دمای یکنواختتری حاصل شده است و کانتور دما در در در داده است و کانتور دما در هر می در در دار در داده است و کانتور دما در هر مقطع از محفظه، نسبت به شرایط مصرف گاز طبیعی، تغییرات با شدت کمتری را نشان می دهد.



Figure 4- Temperature distribution of combustor secondary zone at operating points of Table 1 شکل ۴- توزیع دمای ناحیهی ثانویهی محفظه در شرایط آزمون جدول ۱

برای مقایسهی بهتر چگونگی توزیع دما در محفظه احتراق در نقاط آزمون، پروفیل دمای اندازهگیری شده در مقاطع مختلف با نسبت کربن دیاکسید متفاوت در مخلوط سوخت، در شکل ۵ آورده شده است.



Figure 5- Temperature profile at different sections of the combustor secondary zone in different experimental test conditions شكل ۵- پروفيل دماى مقاطع مختلف ناحيه ثانويه محفظه احتراق در شرايط مختلف آزمون تجربى

بهطور مشخص پیداست که در ابتدای ناحیه ثانویه افزایش نسبت کربن دی اکسید، سبب افت دمای شعله شده است. بیشترین افت دما نیز در محل بیشینه دمای احتراق گاز طبیعی، یعنی در نزدیکی دیواره لاینر در مقطع x=71 mm دیده می شود که افت دمایی در حدود ۳۰۰ درجه است. این کاهش دما در تمام طول ناحیه ثانویه و در نزدیکی لاینر قابل مشاهده است.

با مصرف تنها گاز طبیعی بهعنوان سوخت، بیشتر احتراق در نزدیکی لاینر در ابتدای ناحیه ثانویه انجام میشود و بیشینه دمایی در حدود ۹۰۰ درجه سانتی گراد، نشاندهنده نرخ بالای واکنشها و شدت زیاد آزادسازی حرارت در آنجا است. در انتهای ناحیه ثانویه، شعله به سمت مرکز محفظه حرکت کرده و کاهش بیشینه دمای آن به حدود ۷۵۰ درجه سانتی گراد، نشان از کاهش شدت و ضعیف تر شدن شعله است. این در حالی است که در احتراق مخلوط گاز طبیعی و کربن دیاکسید، با پیشروی در طول ناحیه ثانویه، بر دمای شعله است. این در حالی است که در احتراق مخلوط گاز طبیعی و کربن دیاکسید، با پیشروی در طول ناحیه ثانویه، بر دمای شعله افزوده میشود. بهصورتی که در ابتدای ناحیه ثانویه (mm) نویط شده برای گاز زیستی (20 %K + 45% او 50%)، در حدود ۴۵۰ درجه سانتی گراد است، ولی در انتهای ناحیه ثانویه منبط شده برای گاز زیستی (20 %CO) از می در حدود ۴۵۰ درجه سانتی گراد است، ولی در انتهای ناحیه ثانویه طبط شده برای گاز زیستی (20 %CO) از می می در حدود ۴۵۰ درجه سانتی گراد است، ولی در انتهای ناحیه ثانویه طبط شده برای گاز زیستی (20 %CO) از معنی آن در صورت انتی گراد می سند. اختلاف روند تغییرات دمایی برای سوخت گاز طریعی در مقایسه با گاز زیستی، نشاندهندهی تأخیر احتراق در صورت استفاده از گاز زیستی است که بیان کننده ی کاهش در نتیجه سرعت واکنش را کم می کند [۲۱].

این موضوع خود سبب تغییر شکل ناحیه آزادسازی حرارت و افزایش طول شعله میشود. تغییر شکل شعلهی سوخت رقیق شده با CO₂ عمدتاً تحت تأثیر دو عامل است. اولین عامل تأثیرگذار سرعت واکنش است. سرعت شعله آرام، پارامتر مهمی در توضیح تغییرات ناحیه واکنشی است و بیشتر مطالعات سوخت رقیق شده با CO₂، تغییر شکل ناحیه آزادسازی حرارت و افزایش طول شعله را به کاهش سرعت واکنشی است اولین عامل تأثیرگذار سرعت رقیق شده با ح

در مقایسه با گازهای بی اثر مانند CO_2 ، N_2 نه تنها سوخت را رقیق می کند، بلکه در واکنش تجزیه CH_4 و O_2 نیز شرکت کرده و مانع از پیشروی آن می شود [۲۸،۲۷]، به طوری که طول شعله سوخت رقیق شده با CO_2 بیشتر از شعله سوخت رقیق شده با N_2 است. مطالعات [۲۱]. نشان داده است که حضور CO_2 در سوخت بی اثر نبوده و این گونه، در واکنشهای زیر شرکت می کند،

- $0_2 + C0 \rightleftharpoons 0 + C0_2 \tag{1}$
- $CO + OH \rightleftharpoons CO_2 + H$ (Y)
- $H + O_2 \rightleftharpoons O + OH$

واکنش ۲ بهعنوان واکنش اصلی اثر شیمیایی CO₂ شناخته شده است. نشان داده شده است که افزودن CO₂ به مخلوط سوخت، بهطور مؤثری نسبت مولی رادیکالهای H، O و OH را از طریق واکنشهای ۳–۱ کاهش میدهد. کاهش نسبت مولی رادیکالهای H، O و OH که در واکنشهای زیر حضور دارند، مانع از شروع واکنشهای زنجیرهای و واکنشهای زنجیرهای انتشاری تجزیه CH₄ میشوند.

- $0 + CH_4 \rightleftharpoons OH + CH_3 \tag{(f)}$
- $\mathbf{H} + \mathbf{C}\mathbf{H}_4 \rightleftharpoons \mathbf{C}\mathbf{H}_3 + \mathbf{C}\mathbf{H}_2 \tag{(d)}$
- $OH + CH_4 \rightleftharpoons H_2 O + CH_3 \tag{6}$

بنابراین، سرعت واکنش تجزیهی CH₄ کاهشیافته و باعث می شود CH₄ بیشتری توسط جریان به پایین دست شعله حمل شود و ناحیهی واکنشی شعله طولانی تر شود.

دومین عامل تأثیرگذار ممکن است نسبت تکانه هوا به سوخت باشد [۲۹]. افزایش دبی CO₂ باعث می شود که سرعت جریان سوخت افزایشیافته و زمان ماندگاری سوخت کوتاه شود. بخشی از سوخت قبل از واکنش کامل به پاییندست شعله حمل شده و باعث می شود، ناحیه واکنشی شعله تغییر کند. لیو و همکاران نیز در مطالعات خود [۳۰]، شعلههای رقیق CO₂ و N₂ را مقایسه کرده و معتقد بودند که افزایش طول شعله به دلیل افزایش تکانه ایجاد می شود.

نکته دیگری که باید بدان توجه کرد، چنانچه در شکل ۵ و در موقعیتهای x=50 تا x=103 میلیمتری مشخص است، توزیع دما با افزایش نسبت کربن دیاکسید یکنواختتر شده است. برای مثال، برای توان ۹/۷ کیلووات و در موقعیت x=71 mm، اختلاف کمینه و بیشینه دما برای شعله گاز طبیعی، مخلوط سوخت نوع ۱ (Co2 %KG + 35% NG + 60 و نوع ۲ (%55 CO2 %KG + 45% ای به ترتیب برابر ۴۵۰، ۲۵۰ و ۱۵۰ درجه است که مشاهده میشود با افزایش نسبت کربن دیاکسید، اختلاف دمای بیشینه و کمینه کاهش یافته است. این یکنواختی خود حاکی از گستردگی بیشتر شعله است که دو عامل، کاهش نرخ واکنش و افزایش تکانه سوخت و اختلاط شدیدتر سوخت و هوا را مسبب آن دانست که با کاهش بیشینه دما همراه است. بنابراین نتایج حاکی از آن است که برای یک نسبت همارزی ثابت، رقیقسازی سوخت به وسیله ی CO2 تا حد زیادی بر شعله

آلايندهها

(٣)

در این بخش، مقدار آلایندههای اندازه گیری شده در این مطالعه، شامل آلایندهی CO و همچنین، آلایندهی NOx که مجموع مقدار دو گونهی NO و NO2 است، برای شرایط آزمون مختلف ارائه و موردبحث قرار می گیرد.

آلایندهی NOx

در شعلههای آرام و در سطح مولکولی در شعلههای آشفته، تشکیل NOx را میتوان به چهار فرآیند شیمیایی متمایز نسبت داد، تشکیل NOx حرارتی، تشکیل سریع NOx، تشکیل NOx ناشی از سوخت و N₂O میانی. در محفظه احتراق توربین گازی، دو مکانیسم، نقش اصلی را در ایجاد NOx ایفا می کنند. NOx حرارتی، که اکسیداسیون نیتروژن موجود در هوای احتراق است. تشکیل NOx حرارتی توسط مجموعهای از واکنشهای شیمیایی بسیار وابسته به دما که بهعنوان مکانیسم توسعهیافته زلدوویچ ٔ شناخته میشود، تعیین میشود. واکنشهای اصلی حاکم بر تشکیل NOx حرارتی از نیتروژن مولکولی به شرح زیر است [۳۱]،

- $0 + N_2 \rightleftharpoons N + N0$ (Y) (λ)
- $N + 0_2 \rightleftharpoons 0 + N0$

نشان داده شده است که واکنش سومی نیز به تشکیل NOx حرارتی، بهویژه در شرایط نزدیک به استوکیومتری و همچنین، در مخلوطهای غنی از سوخت کمک میکند،

(9)

 $N + OH \rightleftharpoons H + NO$

وجود مکانیسم دیگری که منجر به تشکیل NOx می شود، برای اولین بار توسط فنیمور ([۳۲] شناسایی شده و NOx سریع نامیده شد. شواهد خوبی وجود دارد که نشان میدهد مکانیزم NOx سریع میتواند به مقدار قابلتوجهی در برخی از محیطهای احتراقی مانند شرایط دما پایین، شرایط غنی از سوخت و جایی که زمان اقامت کوتاه است، تشکیل شود. مشعلهای سطحی، سیستمهای احتراق مرحلهای و توربینهای گازی می توانند چنین شرایطی را ایجاد کنند.

ایجاد NOx ناشی از مکانیزم NOx سریع، در طی یک سری از واکنش های بسیار سریع با مقیاس های زمانی مشابه واکنشهای احتراق اصلی رخ میدهد. واکنشهای تجزیهی نیتروژن توسط رادیکالهای CH و CH₂ آغاز شده و منجر به تشکیل رادیکالهای H ،NCN ،HCN و NH می شود که سپس طی فرآیند اکسیداسیون، به NO تبدیل می شود. همچنین، مکانیزم NO سریع وابستگی ضعیفی به دما دارد [۳۴،۳۳].

می توان گفت که در محفظههای احتراق توربین گازی، سهم مکانیزم NOx سریع به کل NOx حاصل از احتراق، اندک است. بااینحال، از آنجایی که انتشار NOx با افزودن CO₂ به مقادیر بسیار پایین کاهش می یابد، می توان انتظار داشت که اهمیت نسبی مکانیزم NOx سریع افزایش یابد [۱۵].

مقدار آلایندهی NOx تولیدی در هرکدام از نقاط آزمون جدول ۱ در شکل ۶ نشان داده شده است. چنانچه از نمودار پيداست، افزودن كربن دىاكسيد به گاز طبيعي، اثرى مثبت بر انتشار اين آلاينده در هر دو توان مورد مطالعه داشته است و افزایش نسبت کربن دی کسید در مخلوط سوخت، منجر به کمتر شدن مقدار NOx شده است، به گونهای که مقدار NOx



Figure 6- Combustor's NOx emission in different experimental test conditions شکل ۶- مقدار آلایندهی NOx تولیدی محفظه احتراق در شرایط مختلف آزمون تجربی

¹ Zeldovich

² Fenimore

تولیدی در دو توان ۹/۷ و ۹/۷ کیلووات به ترتیب از ۵/۷ و ۵/۵ PPM در حالت مصرف تنها گاز طبیعی به ۲/۲ و ۱/۵ PPM در حالت مصرف گاز زیستی نوع ۲ (CO₂ CO₂ + 45% NG + 45%) رسیده است که کاهش به ترتیب، ۶۱ و ۷۳ درصدی در مقدار NOx تولیدی محفظه برای هرکدام از این دو توان را نشان میدهد. مشخصاً علت پایینتر بودن مقدار آلایندهی NOx در توان پایینتر، کمتر بودن دمای محفظه در این توان و درنتیجه، نرخ فعالیت کمتر مکانیزم حرارتی تولید NOx در توان پایینتر است.

با توجه به زمان اقامت کافی جریان در ناحیه ثانویه محفظه، انتظار میرود عمده NOx تولیدی از مکانیزم حرارتی در این ناحیه از محفظه تشکیل شود و تغییر دما در این ناحیه، مستقیماً بر مقدار NOx حرارتی تولیدی محفظه احتراق مؤثر باشد. باید توجه داشت که با رقیقسازی جریان سوخت با کربن دیاکسید، چگالی انرژی مخلوط سوخت کاهش مییابد. بهعلاوه، با توجه به ظرفیت حرارتی بالای CO₂ و تأثیر شیمیایی رقیقسازی مخلوط سوخت با CO₂، افزایش نسبت CO₂ در مخلوط سوخت، منجر به کاهش دمای شعله (چنانچه در شکل ۴، کانتور توزیع دما، افت دما در ناحیه ثانویه محفظه مشخص است و در بخش توزیع دما به آن پرداخته شد) و نرخ واکنش [۱۱] و در نتیجه، کاهش سطح NOX (کاهش NOX ناشی از مکانیزم NOX حرارتی) میشود.

همچنین، چنانچه گفته شد، بخش عمدهی NOx تولیدی از مکانیزم NOx سریع در شعلههای هیدروکربنی، ناشی از رادیکال CH است. گونه رادیکال CH از طریق دو واکنش اصلی زیر [۲۱] در شعلههای هیدروکربنی تشکیل میشود:

 $C_2H + O_2 \rightleftharpoons CH + CO_2$

 $C_2H + 0 \rightleftharpoons CH + CO$

CH عمدتاً در نزدیکی انژکتور سوخت توزیع میشود. بهعلاوه، غلظت CO₂ با رقیقتر شدن مخلوط سوخت، افزایش مییابد و بنابراین، CH تولید شده طی واکنش ۱۰ کاهش مییابد. اضافه بر این، چنانچه پیشتر گفته شد، رقیق کردن مخلوط سوخت با CO₂ منجر به کاهش نسبت مولی گونه اتمی اکسیژن شده و بدینوسیله، تشکیل CH در واکنش ۱۱ تضعیف میشود. درنتیجه، به دلیل کاهش CH بهعنوان پیشساز NOx در مکانیزم NOx سریع، میتوان کاهش NOx تولیدی ناشی از این مکانیزم را نیز انتظار داشت.

در مطالعات دیگر نیز گزارش شده است که برای شعلههای مخلوط سوخت CH₄ رقیق شده با CO₂ که دمایی یکسان با شعله سوخت خالص CH₄ دارند، کاهش کسر مولی NOx ناشی از تأثیرات حرارتی و شیمیایی در یک حدود است [۱۸]. پس در مجموع، میتوان کاهش NOx با رقیقسازی سوخت با CO₂ را ناشی از کاهش تولید NOx ناشی از هردو مکانیزم حرارتی و سریع دانست.

آلايندەي CO

 $(1 \cdot)$

(11)

گونه CO یک گونه میانی در احتراق قلمداد شده و حاصل احتراق ناقص هیدروکربنی شناخته میشود که تبدیل آن به گونه پایدار CO2 کامل نشده است. گونه CO در نواحی با غلظت بالای سوخت، با شدت بیشتری تشکیل میشود. وجود چنین نواحی با غلظت بالای سوخت در احتراق غیرپیشآمیخته، اجتنابناپذیر است.

شکل ۷ مقدار CO تولیدی محفظه در هریک شرایط آزمون تجربی جدول ۱ را نشان میدهد. در شکل ۷ پیداست که رقیق شدن سوخت با CO2، منجر به افزایش غلظت CO در هر دو توان شده است و مقدار انتشار این آلاینده، با افزایش نسبت کربن دیاکسید در مخلوط سوخت گاز زیستی بیشتر نیز شده است. چنانچه در نمودار نیز مشخص است، مقدار آلایندهی CO تولیدی محفظه برای توانهای ۹/۷ و ۷/۳ کیلووات در حالت مصرف گاز طبیعی برابر ۴۶۶ و ۴۲۹ MPM است که با مصرف گاز زیستی نوع ۲ (CO 45% + NG و ۶۳۴ افزایش می الاینده در محفظه برای دو توان به ترتیب به ۸۵۸ و ۶۳۴ افزایش می ابد که افزایش آن به ترتیب برابر ۸۴ و ۴۸ درصد برای دو توان مورد مطالعه است و مصرف بیشتر گونه متان در توان بالاتر خود سبب تولید بیشتر این آلاینده در توان بالاتر شده است.



Figure 7- Combustor's CO emission in different experimental test conditions شکل ۷- مقدار آلایندهی CO تولیدی محفظه احتراق در شرایط مختلف آزمون تجربی

این افزایش مقدار کربن مونوکسید با افزایش نسبت کربن دیاکسید در مخلوط سوخت را میتوان به دو دلیل نسبت داد. اول اینکه وجود CO₂ در مخلوط سوخت رقیق شده، دمای شعله را کاهش میدهد. دمای شعلهی پایینتر، مصرف CO را در نتیجه کاهش نرخ واکنش اکسیداسیون CO، کم کرده و مقدار CO را افزایش میدهد [۱۱]. علاوه بر این، به دلیل واکنش بین رادیکالهای CO₂ و H در واکنش ۲، افزایش حضور CO² در مخلوط سوخت منجر به افزایش نسبت CO می شود [۱۸].

همچنین، با توجه به افزایش مقدار CO در خروجی محفظه، به دلیل کاهش نرخ واکنش اکسیداسیون آن، میتوان انتظار داشت که CO₂ خروجی، افزایش چندانی نداشته باشد. آنچنانکه در مطالعه ساداناندان [۱۸] نشان داده شده است، مقدار CO₂ تولیدی شعله سوخت رقیق شده با CO₂، تقریباً برابر مقدار آن در شعله سوخت بدون رقیق سازی است که نشان می دهد سوزاندن گاز زیستی، باعث افزایش مقدار CO₂ خالص تولیدی نشده است. وجود CO₂ در سوخت رقیق شده، دمای شعله را کاهش داده و تولید CO را با کاهش نرخ اکسیداسیون آن به CO₂ افزایش می دهد. بنابراین، کاهش مقدار 2O خالص تولیدی ثبت شده در شعلههای سوخت رقیق شده با CO₂، به طور غیر مستقیم به دلیل کاهش نرخ واکنش تبدیل CO به CO با CO (T-1). همچنین، نتایج گویبرتیت و همکاران [۳۵]، در شعله پیش مخلوط نیز نشان داد که با افزایش مقدار رقیق سازی مخلوط سوخت با CO₂، مقدار CO با CO با CO به صورت خطی کاهش یافت.

پارامترهای عملکردی

برای بررسی تأثیر رقیقسازی مخلوط سوخت (با افزودن CO₂ در نسبتهای مختلف به آن) بر عملکرد محفظه، مقادیر دو پارامتر دمای خروجی و بازده احتراق محفظه در این بخش ارائه و مقایسه میشوند.

در شکل ۸، تغییر دمای خروجی از محفظه احتراق در نقاط آزمون مختلف جدول ۱ برای نسبتهای مختلف CO₂ در مخلوط سوخت و همچنین، دو توان حرارتی مختلف نشان داده شده است. مشخص است که با افزایش نسبت CO₂ در مخلوط سوخت در هر دو توان، علی رغم ثابت نگهداشتن نسبت همارزی، دمای گاز خروجی از محفظه احتراق افت نسبی دارد. مقایسهی احتراق گاز طبیعی و گاز زیستی نوع ۲ (CO NG + 45% NG) نشان میدهد که افت متوسط دمای خروجی، برای توان ۹/۷ کیلووات برابر ۱۲ درجه و برای توان ۷/۳ کیلووات، برابر ۱۶ درجه بوده که برای این دو توان به ترتیب معادل کاهش ۳/۷ و ۵/۱ درصدی متوسط دمای خروجی است. اگرچه با افزایش ۱۰ درصدی نسبت CO₂ در مخلوط سوخت گاز زیستی، افت دما در توان ۹/۷ کیلووات قابلتوجه نیست ولی همین مقدار افزایش نسبت کربن دیاکسید در توان ۷/۳ کیلووات، افت دمایی قابل ملاحظهای را سبب شده است که میتوان آن را به نزدیک شدن محفظه به حالت خاموشی در این شرایط نسبت داد.

با وجود ثابت نگهداشتن نسبت هم ارزی و توان حرارتی، انتظار می ود دمای خروجی از محفظه ثابت بماند ولی این کاهش دمای خروجی، حاکی از افت عملکرد احتراقی محفظه است و خود تابعی از افت دمای محفظه است که نشان از احتراق ناکامل سوخت زیستی با افزایش نسبت کربن دی اکسید است. اگرچه توان حرارتی با ثابت نگهداشتن مصرف گاز طبیعی، برای نقاط آزمون مختلف در دو مقدار ثابت مانده است ولی افزودن کربن دی اکسید به مخلوط سوخت، از یک طرف با اضافه کردن یک گونه اضافی با ظرفیت حرارتی بالا، میزان افزایش دما در محفظه و به تبع متوسط دمای خروجی از محفظه را کاهش می دهد [17]. و از طرف دیگر، با شرکت در واکنش ۲ باعث افزایش احتراق ناکامل در محفظه می شود [۲۸،۲۷].



Figure 8- Combustor average outlet temperature in different experimental test conditions شکل ۸- متوسط دمای خروجی محفظه احتراق در شرایط مختلف آزمون تجربی

توانایی محفظه در استخراج انرژی از سوخت را میتوان در پارامتر بازده محفظه، مشاهده کرد. مقادیر این پارامتر برای نقاط آزمون تجربی مختلف جدول ۱ در شکل ۹ آورده شده است که براساس رابطهی (۱۲) محاسبه شدهاند [۳۶]. در این *شاطه آزمون تجربی مختلف جدول ۱ در شکل ۹ آورده شده است که براساس رابطهی (۱۲) محاسبه شدهاند [۳۶]. در این رابطه، T*رابطه، *Cp طرفیت حرارتی هوا در فشار ثابت، Texit دمای متوسط در خروجی محفظه، محفظه، عوای ورودی به محفظه، م*فاهه *رابط رابطهی (۱۲) محاسبه شدهاند (۳۶]. در این در این رابطه، Cp طرفیت حرارتی هوا در فشار ثابت، Texit دمای متوسط در خروجی محفظه، محفظه، Tinlet در حروری به محفظه، <i>m* در محفظه، *T*رابطه، *Cp طرفیت حرارتی هوا در فشار ثابت م*فلط سوخت مورد استفاده است.

$$\eta_{\text{combustion}} = \frac{c_p (T_{\text{exit}} - T_{\text{inlet}}) \dot{m}_{\text{air}}}{\dot{m}_{\text{fuel}} \text{LHV}_{\text{fuel}}}$$
(17)

از آنجا که گونه CO₂ از اجزای مخلوط سوخت، ارزش حرارتی ندارد، بنابراین در تمام نقاط آزمون تجربی برای ثابت نگه داشتن توان حرارتی، مقدار ثابتی از گاز طبیعی استفاده شده است و از این رو، برای هر توان حرارتی، مخرج رابطهی (۱۲) ثابت مانده است. برای هر توان نیز در نسبتهای مختلف CO₂، دبی هوا مقدار برابری دارد (جز نقطه آزمون ۱) و بنابراین، اختلاف دمای گازهای ورودی و خروجی تعیین کنندهی بازده محفظه خواهند بود و انتظار میرود که نموداری مشابه نمودار ۸ به دست بیاید. با توجه به نمودار ۹، مشخص است که در هر دو توان، با افزودن CO₂ و افزایش نسبت آن در مخلوط سوخت، بازده محفظه افت کرده و محفظه توانایی کمتری در استخراج انرژی موجود در سوخت از خود نشان داده است. این افت بازده برای توان حرارتی ۹/۷ و ۷/۳ کیلووات، به ترتیب برابر ۹ و ۱۱ درصد است. ازاینرو، وجود CO₂ در مخلوط سوخت، تأثیر نامناسبی بر احتراق داشته است. چنانچه در بخش قبل نیز دیده شد، افزایش نسبت CO₂ در مخلوط سوخت منجر به افزایش مقدار CO خروجی محفظه شده و بنابراین، افت بازده احتراق در محفظه نیز مؤید این نکته است که رقیقسازی سوخت، باعث شده است تا احتراق ناقص تری حاصل شود [۲۸،۲۷].



Figure 9- Combustion efficiency in different experimental test conditions شکل ۹- بازده احتراق محفظه در شرایط مختلف آزمون تجربی

همان طور که در این مطالعه دیده شد، افزودن CO₂ به گاز طبیعی در مخلوط سوخت در احتراق محفظه توربین گاز بی اثر نبوده و تمامی پارامترها را دستخوش تغییر قرار داده است، ولی با در نظر گرفتن تمامی نتایج ارائه شده، میتوان مشاهده کرد که گاز زیستی بهعنوان سوخت جایگزین گاز طبیعی برای استفاده در محفظه احتراق میکروتوربینی و همچنین، توربین های گاز، پتانسیل بالایی دارد. اگرچه نرخ انتشار CO بالاتر گاز زیستی در مقایسه با گاز طبیعی، محدودیتی برای این نوع سوخت است، اما در صورت استفاده از روش های نوین جهت کاهش انتشار CO با توجه به عملکرد کلی گاز زیستی و بخصوص تأثیر مثبت آن در کاهش NOx تولیدی محفظه، میتوان آن را کاندید مناسبی بهعنوان سوخت جایگزین در نظر گرفت. همچنین، به نظر میآید که با تغییرات هندسی محفظه بتوان نواحی احتراقی را بهصورتی مدیریت نمود که راندمان احتراقی افزایش یابد.

نتيجهگيرى

در این پژوهش، احتراق سوخت دو نوع گاز زیستی با نسبت اجزای مختلف در مقایسه با احتراق گاز طبیعی در یک محفظه احتراق میکروتوربین گازی از نوع قوطی و با احتراق غیرپیش آمیخته در دو توان حرارتی مختلف بهصورت تجربی، مطالعه و نتایج آن، تجزیه و تحلیل شد. جهت تکمیل مطالعات گذشته که بیشتر متمرکز بر ارزیابی رفتار احتراقی هندسههای ساده و آلایندگی تولیدی سوخت گاز زیستی بودهاند، هدف اصلی این پژوهش ارزیابی تأثیر افزودن کربن دی اکسید در نسبتهای مختلف به گاز طبیعی بر پارامترهای عملکردی محفظه احتراق، میزان آلایندهای تولیدی آن و عملکرد احتراقی محفظه یا به عبارتی، توزیع دما و شکل شعله بود. نتایج بهدست آمده از این مطالعه نیز بهصورت خلاصه به شرح زیر است،

۱. با رقیقسازی سوخت با CO₂ مشاهده می شود که دمای شعله در ناحیه ثانویه محفظه، کاهش مییابد. همچنین، شعلهی حاصل از احتراق گاز زیستی یکنواخت ر و گسترده تر بوده و تا انتهای ناحیه ثانویه محفظه به تأخیر می افتد. بیشتر این تغییرات ناشی از کاهش سرعت واکنش در اثر افزودن CO₂ به گاز طبیعی است. ۲. مقدار آلایندهی NOx تولید شده در محفظه با مصرف گاز زیستی در مقایسه با احتراق گاز طبیعی، کاهش مییابد. افت دمای محفظه ناشی از حضور گونه رقیق کننده باعث کاهش NOx تولیدی از طریق مکانیزم NOx حرارتی شده و کم شدن نرخ تولید پیشساز CH موردنیاز در مکانیزم تولید NOx سریع نیز تولید آلایندهی NOx از این مکانیزم را کاهش میدهد.

۳. استفاده از گاز زیستی در محفظه احتراق بهجای گاز طبیعی، سبب افزایش مقدار CO تولیدی محفظه میشود. دخالت کربن دیاکسید در واکنش اکسیداسیون کربن مونوکسید و افت دما را میتوان عوامل مؤثر بر این موضوع دانست. امکانپذیر کردن استفاده از گاز زیستی در محفظه احتراق مستلزم به کار بردن روشهایی برای کاهش این آلاینده تولیدی محفظه است.

۴. در این مطالعه، مشاهده شد که متوسط دمای خروجی از محفظه احتراق با افزودن کربن دیاکسید به گاز طبیعی و افزایش نسبت آن در مخلوط سوخت کم میشود که میتوان آن را به حضور گونهی اضافی با ظرفیت حرارتی بالا نسبت داد که علاوه بر آن، با دخالت در واکنشها نیز باعث عدم تکمیل زنجیره احتراق میشود.

۵. به تبعیت از کاهش دمای خروجی از محفظه، نتایج افت بازده احتراقی محفظه را نشان دادند که این امر نیز به دلیل افزایش احتراق ناقص در محفظه ناشی از دخالت گونهی اضافی در زنجیرهی واکنشها است و از موانع استفاده از این سوخت در محفظه احتراق موجود است.

بهعنوان زمینههای ادامه این پژوهش در نظر است تا با شناسایی عوامل مؤثر بر عملکرد محفظه، میزان تأثیر پارامترهای مختلف بررسی شده و تلاش شود تا محفظه احتراق موجود به گونهای اصلاح شود که آلایندگی CO پایین تر و بازده احتراقی بالاتری داشته باشد.

منابع

[1] O. norouzi, F. Di Maria, and M. El-Hoz, "A short review of comparative energy, economic and environmental assessment of different biogas-based power generation technologies," *Energy Procedia*, vol. 148, pp. 846–851, Aug 2018, doi: 10.1016/j.egypro.2018.08.111.

- [2] C. J. Mordaunt and W. C. Pierce, "Design and preliminary results of an atmospheric-pressure model gas turbine combustor utilizing varying CO2 doping concentration in CH4 to emulate biogas combustion," *Fuel*, vol. 124, pp. 258–268, May 2014. doi: 10.1016/j.fuel.2014.01.097.
- [3] F. M. Quintino, T. P. Trindade, and E. C. Fernandes, "Biogas combustion: Chemiluminescence fingerprint," *Fuel*, vol. 231, pp. 328–340, Nov 2018. doi: 10.1016/j.fuel.2018.05.086.
- [4] M. Miltner, A. Makaruk, and M. Harasek, "Review on available biogas upgrading technologies and innovations towards advanced solutions," *J. Clean. Prod.*, vol. 161, pp. 1329–1337, Sep 2017. doi: 10.1016/j.jclepro.2017.06.045.

[5] S. Jain, S. Roy, A. Aggarwal, D. Gupta, V. Kumar, and N. Kumar, "Study on the Parameters Influencing Efficiency of Micro-Gas Turbines: A Review," in *ASME 2015 Power Conference*, Jun 2015. doi: 10.1115/POWER2015-49417.

[6] J. Han, L. Ouyang, Y. Xu, R. Zeng, S. Kang, and G. Zhang, "Current status of distributed energy system in China," *Renew. Sustain. Energy Rev.*, vol. 55, pp. 288–297, Mar 2016. doi: 10.1016/j.rser.2015.10.147.
[7] T. Sung, S. Kim, and K. C. Kim, "Thermoeconomic analysis of a biogas-fueled micro-gas turbine with a bottoming

[7] T. Sung, S. Kim, and K. C. Kim, "Thermoeconomic analysis of a biogas-fueled micro-gas turbine with a bottoming organic Rankine cycle for a sewage sludge and food waste treatment plant in the Republic of Korea," *Appl. Therm. Eng.*, vol. 127, pp. 963–974, Dec 2017. doi: 10.1016/j.applthermaleng.2017.08.106.

[8] S. E. Hosseini, H. Barzegaravval, M. A. Wahid, A. Ganjehkaviri, and M. M. Sies, "Thermodynamic assessment of integrated biogas-based micro-power generation system," *Energy Convers. Manag.*, vol. 128, pp. 104–119, Nov 2016. doi: 10.1016/j.enconman.2016.09.064.

[9] M. Fischer and X. Jiang, "An investigation of the chemical kinetics of biogas combustion," *Fuel*, vol. 150, pp. 711–720, Jun 2015. doi: 10.1016/j.fuel.2015.01.085.

[10] K. Lee, H. Kim, P. Park, S. Yang, and Y. Ko, "CO2 radiation heat loss effects on NOx emissions and combustion instabilities in lean premixed flames," *Fuel*, vol. 106, pp. 682–689, Apr 2013. doi: 10.1016/j.fuel.2012.12.048.

[11] J. I. Erete, K. J. Hughes, L. Ma, M. Fairweather, M. Pourkashanian, and A. Williams, "Effect of CO2 dilution on the structure and emissions from turbulent, non-premixed methane–air jet flames," *J. Energy Inst.*, vol. 90, no. 2, pp. 191–200, Apr 2017. doi: 10.1016/j.joei.2016.02.004.

[12] H. Mortazavi, Y. Wang, Z. Ma, and Y. Zhang, "The investigation of CO2 effect on the characteristics of a methane diffusion flame," *Exp. Therm. Fluid Sci.*, vol. 92, pp. 97–102, Apr 2018. doi: 10.1016/j.expthermflusci.2017.11.005.

[13] D. Han, A. Satija, J. P. Gore, and R. P. Lucht, "Experimental study of CO2 diluted, piloted, turbulent CH4/air premixed flames using high-repetition-rate OH PLIF," *Combust. Flame*, vol. 193, pp. 145–156, 2018. doi: 10.1016/j.combustflame. 2018.03.012.

[14] X. Hu, F. Bai, C. Yu, and F. Yan, "Experimental Study of the Laminar Flame Speeds of the CH 4 /H 2 /CO/CO 2 /N 2 Mixture and Kinetic Simulation in Oxygen-Enriched Air Condition," *ACS Omega*, vol. 5, no. 51, pp. 33372–33379, Dec 2020. doi: 10.1021/acsomega.0c05212.

[15] A. Guessab, A. Aris, M. Cheikh, and T. Baki, "Combustion of Methane and Biogas Fuels in Gas Turbine Can-type Combustor Model," *J. Appl. Fluid Mech.*, vol. 9, no. 7, pp. 2229–2238, Jul 2016. doi: 10.18869/acadpub.jafm.68.236.24289.

[16] W. Zeng, H. Ma, Y. Liang, and E. Hu, "Experimental and modeling study on effects of N2 and CO2 on ignition characteristics of methane/air mixture," *J. Adv. Res.*, vol. 6, no. 2, pp. 189–201, Mar 2015. doi: 10.1016/j.jare.2014.01.003.

[17] Z. L. Wei, C. W. Leung, C. S. Cheung, and Z. H. Huang, "Effects of equivalence ratio, H 2 and CO 2 addition on the heat release characteristics of premixed laminar biogas-hydrogen flame," *Int. J. Hydrogen Energy*, vol. 41, no. 15, pp. 6567–6580, Apr 2016. doi: 10.1016/j.ijhydene.2016.01.170.

[18] S. Aravind, R. K. Gohiya, R. S. Prakash, and R. Sadanandan, "Effects of CO2 dilution on partially premixed CH4-air flames in swirl and bluff body stabilized combustor," *Proc. Combust. Inst.*, vol. 38, no. 4, pp. 5209–5217, 2021. doi: 10.1016/j.proci.2020.06.153.

[19] Y. Nada, K. Matsumoto, and S. Noda, "Liftoff heights of turbulent non-premixed flames in co-flows diluted by CO2/N2," *Combust. Flame*, vol. 161, no. 11, pp. 2890–2903, Nov 2014. doi: 10.1016/j.combustflame.2014.05.007.

[20] L. Wang, Z. Liu, S. Chen, C. Zheng, and J. Li, "Physical and Chemical Effects of CO 2 and H 2 O Additives on Counterflow Diffusion Flame Burning Methane," *Energy & Fuels*, vol. 27, no. 12, pp. 7602–7611, Dec 2013. doi: 10.1021/ef401559r.

[21] X. Tian, J. Yang, Y. Gong, Q. Guo, X. Wang, and G. Yu, "Experimental Study on OH*, CH*, and CO 2 * Chemiluminescence Diagnosis of CH 4 /O 2 Diffusion Flame with CO 2 -Diluted Fuel," *ACS Omega*, vol. 7, no. 45, pp. 41137–41146, Nov 2022. doi: 10.1021/acsomega.2c04689.

[22] M. Bastani, S. Tabejamaat, and H. Ashini, "Numerical and experimental study of combustion and emission characteristics of ammonia/methane fuel mixture in micro gas turbine combustor," *Int. J. Hydrogen Energy*, vol. 49, pp. 1399–1415, Jan 2024. doi: 10.1016/j.ijhydene.2023.09.319.

[23] M. V. Heitor and J. H. Whitelaw, "Velocity, temperature, and species characteristics of the flow in a gas-turbine combustor," *Combust. Flame*, vol. 64, no. 1, pp. 1–32, Apr 1986. doi: 10.1016/0010-2180(86)90095-7.

[24] A. H. Lefebvre and D. R. Ballal, Gas turbine combustion: alternative fuels and emissions. CRC press, 2010.

[25] M. Bastani, S. Tabejamaat, and H. Ashini, "Experimental study of Ammonia-Methane mixture combustion in the micro gas turbine combustor," *Fuel Combust.*, vol. 15, no. 3, pp. 120–138, 2023.

[26] M. Nozari, S. Tabejamaat, H. Sadeghizade, and M. Aghayari, "Experimental investigation of the effect of gaseous fuel injector geometry on the pollutant formation and thermal characteristics of a micro gas turbine combustor," *Energy*, vol. 235, 2021. doi: 10.1016/j.energy.2021.121372.

[27] Y. Liu, Q. Xue, H. Zuo, X. She, and J. Wang, "Effects of CO2 and N2 dilution on the characteristics and NOX emission of H2/CH4/CO/air partially premixed flame," *Int. J. Hydrogen Energy*, vol. 47, no. 35, pp. 15909–15921, Apr 2022. doi: 10.1016/j.ijhydene.2022.03.060.

[28] Z. CAO and T. ZHU, "Effects of CO2 Dilution on Methane Ignition in Moderate or Intense Low-oxygen Dilution (MILD) Combustion: A Numerical Study," *Chinese J. Chem. Eng.*, vol. 20, no. 4, pp. 701–709, Aug 2012. doi: 10.1016/S1004-9541(11)60238-3.

[29] A. Degenève *et al.*, "Scaling relations for the length of coaxial oxy-flames with and without swirl," *Proc. Combust. Inst.*, vol. 37, no. 4, pp. 4563–4570, 2019. doi: 10.1016/j.proci.2018.06.032.

[30] Y. Liu, Q. Xue, H. Zuo, F. Yang, X. Peng, and J. Wang, "Effects of CO 2 and N 2 Dilution on the Combustion Characteristics of H 2 /CO Mixture in a Turbulent, Partially Premixed Burner," *ACS Omega*, vol. 6, no. 24, pp. 15651–15662, Jun 2021. doi: 10.1021/acsomega.1c00534.

[31] S. M. Palash, M. A. Kalam, H. H. Masjuki, B. M. Masum, I. M. Rizwanul Fattah, and M. Mofijur, "Impacts of biodiesel combustion on NOx emissions and their reduction approaches," *Renew. Sustain. Energy Rev.*, vol. 23, pp. 473–490, Jul 2013. doi: 10.1016/j.rser.2013.03.003.

[32] C. P. Fenimore, "Formation of nitric oxide in premixed hydrocarbon flames," *Symp. Combust.*, vol. 13, no. 1, pp. 373–380, Jan. 1971, doi: 10.1016/S0082-0784(71)80040-1.

[33] C. Schluckner, C. Gaber, M. Landfahrer, M. Demuth, and C. Hochenauer, "Fast and accurate CFD-model for NOx emission prediction during oxy-fuel combustion of natural gas using detailed chemical kinetics," *Fuel*, vol. 264, p. 116841, Mar 2020. doi: 10.1016/j.fuel.2019.116841.

[34] C. E. Baukal Jr, Oxygen-enhanced combustion. CRC press, 2013.

[35] T. F. Guiberti, D. Durox, and T. Schuller, "Flame chemiluminescence from CO2- and N2-diluted laminar CH4/air premixed flames," *Combust. Flame*, vol. 181, pp. 110–122, Jul 2017. doi: 10.1016/j.combustflame.2017.01.032.

[36] S. Sadatakhavi, S. Tabejamaat, M. EiddiAttarZade, B. Kankashvar, and M. Nozari, "Numerical and experimental study of the effects of fuel injection and equivalence ratio in a can micro-combustor at atmospheric condition," *Energy*, vol. 225, p. 120166, Jun 2021. doi: 10.1016/j.energy.2021.120166.

English Abstract

Experimental Study of Biogas Combustion in a Microturbine Combustion Chamber at Various CO₂/NG Ratios

Milad Bastani¹, Sadegh Tabejamaat^{2*}, Mahmoud Mani³, Hossein Ashini⁴ 1- Department of Aerospace Engineering, Amirkabir University, Tehran, Iran, Milad.bastani@aut.ac.ir

2- Department of Aerospace Engineering, Amirkabir University, Tehran, Iran, Sadegh@aut.ac.ir

3- Department of Aerospace Engineering, Amirkabir University, Tehran, Iran, Mani@aut.ac.ir 4- Department of Aerospace Engineering, Amirkabir University, Tehran, Iran, H_ashini@aut.ac.ir

*Corresponding author

(Received: 2024/02/05, Received in revised form: 2024/03/18, Accepted: 2024/04/20)

In this research, complementing previous studies that have focused on flame structure and pollutant levels, the combustion of biogas, composed of methane and carbon dioxide, in a micro gas turbine combustor is experimentally investigated. The influence of the presence of carbon dioxide and variations in its ratio in the fuel mixture on the performance parameters of the combustor and its produced pollutants is examined. The study is conducted at two different thermal powers and constant equivalence ratio for two biogases and compared with natural gas combustion. The results indicate that the carbon dioxide ratio in the fuel significantly affects the turbulent combustion flame structure and performance parameters. Increasing the carbon dioxide ratio in the fuel reduces the combustion rate, causing combustion delay and flame temperature reduction. According to the obtained results, although the addition of carbon dioxide leads to a decrease in the amount of NOx emissions, however, the produced CO in the combustor increases, resulting in an outlet temperature drop and consequently a decrease in the combustor efficiency. Based on these results, it is evident that the utilization of such fuels in combustion systems with swirl burners is feasible. However, measures need to be implemented to mitigate carbon monoxide emissions.

Keywords: Biogas, Microturbine combustion chamber, Carbon dioxide/natural gas ratio, pollution, Combustion performance