

## تحلیل انرژی و اگزرزی چرخه اوکسی فیول S-GRAZ

حسین نامی\*  
سید فرامرز رنجبر

### چکیده

بخش عمده‌ی دی‌اکسید کربن وارد شده به اتمسفر، ناشی از فعالیت‌های انسانی است و ۱۳٪ از این میزان، ناشی از نیروگاه‌های تولید توان می‌باشد. در این راستا چرخه‌های تولید توان اوکسی فیول مطرح شد که در آن‌ها به جای ترکیب هوا و سوخت در محفظه‌ی احتراق، سوخت توسط اکسیژن خالص محترق می‌شود که حاصل آن بخار آب و دی‌اکسید کربن به عنوان محصولات احتراق می‌باشد. از طرف دیگر، اهمیت سوخت مصرفی در جایگاه‌های تولید توان، مهندسان را برآن داشته تا در راستای بهبود بازده این چرخه‌ها قدم بردارند. در این مطالعه، سعی می‌کنیم با تحلیل ترمودینامیکی چرخه‌ی معرفی شده و نیز اجزای مختلف آن، اطلاعاتی در مورد میزان اتلاف اگزرزی در قسمت‌های مختلف چرخه ارائه نماییم. راندان انرژی و اگزرزی چرخه به ترتیب ۵۳٪/۲۵ درصد و ۴۶٪/۴۵ درصد بوده و همانطور که انتظار می‌رفت، بخش قابل توجهی از اگزرزی در محفظه احتراق تلف می‌شود. اطلاعات مربوط به تخریب اگزرزی سایر اجزای چرخه نیز در قسمت نتایج آورده شده است. شایان ذکر است حل مجموعه معادلات ناشی از شبیه‌سازی و مشخصات ترموفیزیکی نقاط مختلف چرخه توسط نرم‌افزار EES صورت گرفت.

واژه‌های کلیدی: اوکسی فیول، مولد بخار، اگزرزی، محفظه احتراق، چگالنده.

### Energy and Exergy Analysis of S-GRAZ Oxy-Fuel Cycle

H. Nami  
S. F. Ranjbar

P.h.D Student, University of Tabriz, Faculty of Mechanical Engineering  
Assistant professor, University of Tabriz, Faculty of Mechanical Engineering

### Abstract

CO<sub>2</sub> is the main greenhouse gas due to the very high overall amount emitted by human activities, and about one third of the overall human CO<sub>2</sub> emissions are produced by the power generation sector. Oxy-fuel cycles are a promising technology. From the other side because of the fuel consumption in the power generation sections, thermodynamic analysis has an important role. In this study we are going to analyze the cycle and all the units thermodynamically and propose some information about the energy and exergy efficiency of them. Energy and exergy efficiency are 53.25% and 46.45% respectively and as it was predictable the main part of exergy destruction occurs in the combustion chamber. Solving simultaneous equations has been done by the EES software.

**Keywords:** Oxy-Fuel, HRSG, Exergy, Combustion chamber, Condenser.

**۱- مقدمه**

در سال ۲۰۰۰ گستردگی وسیعی از چرخه‌های S-GRAZ با تغییر ساخت از متان به گازهای سنتزی ارائه شد. در آن زمان در راستای تلاش برای به حداقل رساندن کار کمپرسور، همه‌ی بخار آب متوسط سیکل قبل از مرحله‌ی کمپرس چگالیده می‌شد. بنابراین در این سیکل دی اکسید کربن به عنوان جزء اصلی بود<sup>[۶]</sup>. اما در سال ۲۰۰۴ یک بازگشت به حالت اولیه‌ی چرخه‌ی S-GRAZ صورت گرفت، زیرا کاملاً واضح شده بود که با کاهش کار مورد نیاز در مرحله‌ی کمپرس و حذف بخار آب، دمای جریان ورودی به محفظه‌ی احتراق کاهش خواهد یافت<sup>[۷]</sup>.

در مطالعه‌ی حاضر، علاوه بر تحلیل انرژی چرخه‌ی مذکور، به دنبال ارائه مطالب و نتایجی در حوزه‌ی اگزرژی (مانند تخریب و راندمان اگزرژی هر جزء چرخه) هستیم که برای اولین بار صورت می‌گیرد و نیز اهمیت تحلیل اگزرژی برای قدم‌های بعدی مانند تحلیل اکونومیک از جمله‌ی اهداف و نوآوری‌های مطالعه‌ی حاضر است.

**۲- چرخه‌ی تولید توان**

در اصل چرخه‌ی S-GRAZ، ترکیبی از چرخه‌ی برایتون با دمای بالا (کمپرسورها، محفظه‌ی احتراق و توربین دما بالا) و چرخه‌ی رانکین با دمای پایین (توربین فشار پایین، چگالنده، مولد بخار و توربین فشار بالا) می‌باشد. ساخت با نسبت استوکیومتریک از اکسیژن وارد محفظه‌ی احتراق وارد می‌شود که در فشار ۴۰ اتمسفر کار می‌کند. بخار آب موجود در ترکیب بخار و دی اکسید کربن نقش خنک کننده‌ی خطوط و بوش‌ها را ایفا می‌کند. ترکیبی از تقریباً ۷۴٪ بخار و ۲۶٪ دی اکسید کربن (بر حسب نسبت جرمی) محفظه‌ی احتراق را در دمای متوسط ۱۴۰۰ درجه سانتیگراد ترک می‌کند. سیال تا فشار ۱ اتمسفر و دمای ۵۷۳ درجه سانتیگراد در توربین دما بالا منبسط می‌شود. قسمتی از سیال خروجی از توربین فشار بالا که نقش خنک کاری در توربین دما بالا را ایفا می‌کند ۱۳٪ جریان ورودی توربین دما بالا، با جریان خروجی از محفظه‌ی احتراق ترکیب شده و درصد بخار در جریان خروجی از توربین دما بالا را به ۷۷ می‌رساند. کاملاً واضح است به دلیل انرژی موجود در سیال خروجی از توربین دما بالا، یک مولد بخار در مسیر جریان، جهت استفاده از این انرژی قرار گرفته و بخار تغذیه‌ی توربین فشار بالا را تامین می‌نماید. در خروجی مولد بخار تنها ۴۶٪ جریان جرمی در توربین فشار پایین منبسط می‌شود. فشار خروجی توربین فشار پایین و نهایتاً فشار کندانسور ۰،۰۴۳ اتمسفر است.

شبیه‌سازی ترمودینامیکی بر مبنای فرضیات زیر در مورد بازده و اتفاقات صورت گرفته است:

در طول یک‌صد سال اخیر مقدار بدخی از گازهای گلخانه‌ای در اتمسفر به میزان قابل توجهی افزایش یافته است که یک اجماع گستردگی را در مجتمع علمی مبنی بر تحت تأثیر قرار گرفتن دمای سطح زمین و شرایط آب و هوایی آن به وجود آورده است. دی اکسید کربن، به دلیل انتشار زیاد آن توسط فعالیت‌های انسانی به عنوان جزء عمدی گازهای گلخانه‌ای در نظر گرفته می‌شود و حدود ۱،۳ دی اکسید کربن ناشی از فعالیت‌های انسانی، از جایگاه‌های تولید توان انتشار می‌یابد<sup>[۸]</sup>. بنابراین یک اعمال فشار قوی جهت توسعه‌ی راه حل‌های پیشرفت‌ههای برای مهار این میزان دی اکسید کربن تولیدی از جایگاه‌های تولید توان وجود دارد، که عمدی این راه حل‌ها به قرار زیر است<sup>[۹]</sup>:

- جمع‌آوری دی اکسید کربن پس از احتراق با استفاده از شستشوی گازهای خروجی با آمین‌ها
- کربن زدایی سوخت‌های فسیلی، قبل از احتراق برای تولید هیدروژن خالص یا سوخت‌های غنی شده با هیدروژن برای استفاده در نیروگاه‌های سنتی
- لوپینگ یا حلقه کردن محصولات شیمیایی احتراق
- چرخه‌های اوکسی‌فیول با احتراق داخلی ناشی از سوخت‌های فسیلی و اکسیژن خالص.

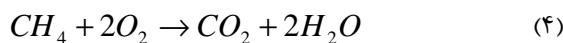
در این میان چرخه‌های اوکسی‌فیول تکنولوژی روبه رشدی هستند، نتیجه‌ی احتراق با اکسیژن خالص، سیال کاری عدتاً مشکل از دی اکسید کربن و بخار آب است که این دی اکسید کربن تولیدی به راحتی در مرحله‌ی چگالش بخار آب قابل جداسازی و ذخیره است. مزیت دیگر این چرخه‌ها قابلیت استفاده از گستردگی وسیعی از سوخت‌ها، همچون گاز طبیعی و سایر سوخت‌های فسیلی است. علاوه بر این، میزان بسیار اندک NO<sub>x</sub> تولیدی نیز همچون دی اکسید کربن، قابل جداسازی در مرحله‌ی چگالش بخار آب است و بدین ترتیب تقریباً هیچگونه آلایندگی وارد اتمسفر نمی‌شود. از طرف دیگر اکسیژن مورد نیاز برای احتراق در نیروگاه‌های با سایز بزرگ قابل تولید توسط واحدهای تولید هوا می‌باشد که امروزه به شکل گستردگی در صنایع فولادسازی و صنایع نفت مورد استفاده قرار می‌گیرد. خوشبختانه سیال کاری که ترکیبی از سه جزء بخار آب و یک جزء دی اکسید کربن می‌باشد، قابلیت تولید توان با بازده‌های بالا را دارد و بنابراین هزینه‌ی مربوط به تولید اکسیژن خالص توجیه اقتصادی نیز دارد.

طرح اصلی چرخه‌ی S-GRAZ توسط جریحا در سال ۱۹۸۵ ارائه شد<sup>[۱۰]</sup>. او یک چرخه‌ی تولید توان بدون انتشار آلایندگی مطرح کرد که در این چرخه، سیال عامل، ترکیبی از دی اکسید کربن و بخار آب بود<sup>[۱۱]</sup>.

که در آن  $\dot{W}_C$ ,  $\dot{W}_{LPT}$ ,  $\dot{W}_{HPT}$  و  $\dot{W}_P$  به ترتیب کار تولید شده در توربین دما بالا، توربین فشار بالا و توربین فشار پایین و کار مصرفی در کمپرسورها و پمپها بوده و ارزش حرارتی پایین متان است.

### ۱-۳- محفظه احتراق

در این مطالعه احتراق متان با اکسیژن خالص در محفظه احتراق در نظر گرفته شده است. واضح است به ازای هر کیلوگرم متان، به میزان ۴ کیلوگرم اکسیژن نیاز داریم که محصولات این احتراق ۲/۷۵ کیلوگرم دی اکسید کربن و ۲/۲۵ کیلوگرم بخار آب خواهد بود. ارزش حرارتی پایین متان، ۵۰۰ کیلوژول برای هر کیلوگرم است [۹].



### ۲-۳- مولد بخار

گاز با دمای بالا که از توربین دما بالا خارج می‌شود، به عنوان سیال گرم در مولد بخار برای تولید بخار استفاده می‌شود که این بخار تولیدی به عنوان بخار تغذیه در توربین فشار بالا استفاده می‌شود. معادله بقای انرژی برای محفظه بخار به صورت زیر است:

$$\dot{m}_5(h_5 - h_4) = \dot{m}_{13}(h_{13} - h_{14}) \quad (5)$$

بازده کل محفظه احتراق، از دیدگاه قانون اول به قرار رابطهٔ ۶ می‌باشد.

$$\eta_{\text{effectiveness}} = \frac{\max((T_4 - T_5), (T_{14} - T_{13}))}{T_4 - T_{13}} \quad (6)$$

### ۳-۳- چگالنده

از آنجاکه فرآیند جداسازی دی اکسید کربن و بخار آب در قسمت چگالنده صورت می‌گیرد، این واحد به عنوان قسمت اصلی چرخه‌های اوکسی‌فیویل می‌باشد. توازن انرژی در چگالنده به قرار زیر است:

$$\dot{m}_7 h_7 + \dot{m}_{21} h_{21} = \dot{m}_8 h_8 + \dot{m}_{20} h_{20} + \dot{m}_{22} h_{22} \quad (7)$$

### ۴- تحلیل اگزرزی

توازن اگزرزی برای هر سیستمی که با تبادل جرم و انرژی سروکار دارد به قرار زیر است:

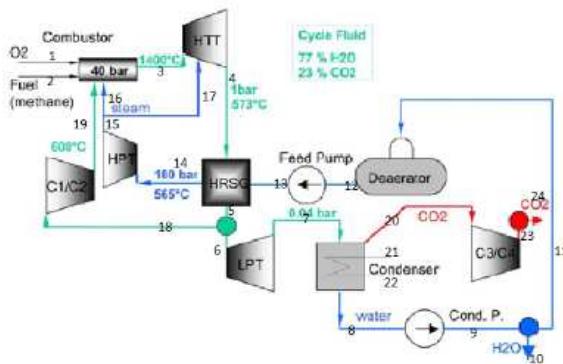
$$\sum_{in} \dot{E}_i = \sum_{out} \dot{E}_o + \sum_{d} \dot{E}_d \quad (8)$$

در رابطهٔ فوق  $\sum_{in} \dot{E}_i$  و  $\sum_{out} \dot{E}_o$  به ترتیب بیانگر

مجموع اگزرزی جریانی ورودی و خروجی سیستم است که

بازده آیزنتروپیک توربین گاز دما بالا ۳/۹۰٪، برای توربین فشار بالا ۹۰٪ و برای توربین فشار پایین ۸۸٪ می‌باشد؛ بازده آیزنتروپیک کمپرسور دی اکسید کربن ۷۸٪ و کمپرسور مربوط به جریان ترکیبی ۸۸٪ می‌باشد؛ بازده آیزنتروپیک پمپ‌ها ۷۵٪ می‌باشد؛

حداقل اختلاف دمایی در مولد بخار، ۲۵ درجه سانتیگراد برای اکونومایزر و ۲۵ درجه سانتیگراد برای قسمت فوق گرمکن بخار می‌باشد؛ دی اکسید کربن در ۱ اتمسفر آزاد می‌شود، کار اضافی برای تراکم تا فشار ۱۰۰ اتمسفر ۳۵۰ کیلوژول به ازای هر کیلوگرم است که در روابط بقای انرژی لحاظ می‌شود [۳]؛ توان لازم برای تولید اکسیژن و تراکم آن تا فشار محفظه احتراق ۱۲۲۵ کیلوژول به ازای هر کیلوگرم می‌باشد [۳].



شکل ۱- چرخهٔ S-GRAZ با اجزاء اصلی جریان سیال کاری و داده‌های اصلی سیکل [۳].

### ۳- تحلیل انرژی

در این مطالعه، با در نظر گرفتن افت فشار در مبدل‌ها و عوامل مربوط به بازگشت ناپذیری و تولید آنتروپی در توربین‌ها و کمپرسورها، رابطهٔ بین کار واقعی و کار آیزنتروپیک به قرار زیر است [۸].

$$\eta_{c,isen} = \frac{\dot{W}_{C,isen}}{\dot{W}_C} \quad (1)$$

$$\eta_{turbine,isen} = \frac{\dot{W}_{turbine}}{\dot{W}_{turbine,isen}} \quad (2)$$

راندمان انرژی یا همان راندمان ترمودینامیکی چرخه به قرار زیر است:

$$\eta_{thermal} = \frac{\dot{W}_{HTT} + \dot{W}_{LPT} + \dot{W}_{HPT} - \dot{W}_C - \dot{W}_P}{LHV_{methane}} \quad (3)$$

پایه ای و پیوسته

## ۵-۲-تحلیل انرژی

برای ارائه نتایج تحلیل انرژی مشخصات دبی، دما و فشار برای هر یک از نقاط چرخه در جدول ۳ آورده شده است.

جدول ۳- مشخصات فیزیکی نقاط چرخه

فشار (bar)	دما (°C)	دبی جرمی (kg/s)	ماده	نقطه
۴۰	۱۲۵	۴	اکسیژن	۱
۴۰	۱۲۵	۱	متان	۲
۴۰	۱۴۰۰	۶,۱۷,۰,۱۶,۶۸	آب، دی اکسید کربن	۳
۱	۵۷۳	۵,۹۸,۰,۲۰,۰۱	آب، دی اکسید کربن	۴
۱	۱۹۰	۵,۹۸,۰,۲۰,۰۱	آب، دی اکسید کربن	۵
۱	۱۹۰	۲,۷۵,۹,۲۱	آب، دی اکسید کربن	۶
۰,۰۴	۳۲	۲,۷۵,۹,۲۱	آب، دی اکسید کربن	۷
۰,۰۴	۳۲	۹,۲۱	آب	۸
۱	۳۲	۹,۲۱	آب	۹
۱	۳۲	۲,۲۵	آب	۱۰
۱	۳۲	۶,۹۶	آب	۱۱
۱	۹۵	۶,۹۶	آب	۱۲
۱۸۰	۹۶	۶,۹۶	آب	۱۳
۱۸۰	۵۶۵	۶,۹۶	آب	۱۴
۴۰	۲۵۰	۶,۹۶	آب	۱۵
۴۰	۲۵۰	۳,۸۳	آب	۱۶
۴۰	۲۵۰	۳,۱۳	آب	۱۷
۱	۱۹۰	۳,۲۳,۰,۱۰,۸	آب، دی اکسید کربن	۱۸
۴۰	۶۰۰	۳,۲۳,۰,۱۰,۸	آب، دی اکسید کربن	۱۹
۰,۰۴	۳۲	۲,۷۵	دی اکسید کربن	۲۰
۱	۲۵	۳,۲۵	آب	۲۱
۱	۴۰	۳,۲۵	آب	۲۲
۱	۶۰	۲,۷۵	دی اکسید کربن	۲۳
۱	۶۰	۲,۷۵	دی اکسید کربن	۲۴

برای تحلیل انرژی، توان تولیدی در توربین‌ها و نیز توان مصرفی در کمپرسورها و پمپ‌ها محاسبه شده‌اند. شایان ذکر است که تلفات انرژی در محاسبه راندمان خالص لحاظ شده‌اند. جدول ۴ نتایج محاسبات را به ازای یک کیلوگرم احتراق متان با اکسیژن خالص نشان می‌دهد.

اختلاف این دو مورد نشان دهنده‌ی مجموع اگررژی تلف شده و هدر شده در سیستم است. اگررژی مخصوص جریانی قابل تقسیم به اگررژی ترمومکانیکی یا اگررژی فیزیکی ( $e_{ph}$ ) و اگررژی شیمیایی ( $e_{ch}$ ) است [۸].

$$e = e_{ph} + e_{ch} \quad (۹)$$

اگررژی مخصوص ترمومکانیکی در هر نقطه به دما و فشار محیط بستگی دارد و قابل محاسبه از رابطه ۱۰ است [۸-۱۶]:

$$e_i = h_i - h_o - T_0(s_i - s_0) \quad (۱۰)$$

همچنین اگررژی شیمیایی مخصوص برای ترکیب یک گاز ایده‌آل از رابطه ۱۱ قابل محاسبه است [۸-۱۶]:

$$e_{mix}^{ch} = \sum x_i e_{0,i}^{ch} + \bar{R}T_0 \sum x_i \ln x_i \quad (۱۱)$$

که در آن  $x_i$  کسر مولی و  $e_{0,i}^{ch}$  اگررژی شیمیایی استاندارد i امین جز می‌باشد. [۱۵، ۱۷-۱۸]:

راندمان اگررژی یا راندمان قانون دوم نیز نسبت کار خالص تولیدی در چرخه به کل اگررژی ورودی به چرخه است که از رابطه ۱۲ محاسبه می‌شود.

$$\eta = \frac{\dot{W}_{total,net}}{\dot{E}_{input}} \quad (۱۲)$$

برای فرآیندهای واقعی در یک حجم کنترل، بخشی از اگررژی بدليل برگشت‌ناپذیری‌ها تخریب خواهد شد، که این امر دلیلی برای بررسی راندمان اگررژی چرخه است. روابط مربوط به تخریب اگررژی برای تمامی اجزای چرخه و نیز راندمان اگررژی در جول ۱ آورده شده است.

## ۵- بحث و نتایج

### ۵-۱- اعتبارسنجی تحلیل انرژی

برای اعتباردهی به نتایج به دست آمده، چرخه‌ی مورد نظر با ۱۴۳/۴ مگاوات انرژی ورودی مورد تحلیل انرژی قرار گرفته و نتایج تحلیل با نتایج حاصل از منبع [۱۹] مورد مقایسه قرار می‌گیرد. جدول ۲ نتایج این مقایسه را نشان می‌دهد که گواه یک همخوانی بسیار خوب از نتایج است.

جدول ۲- اعتباردهی نتایج تحلیل انرژی

پارامترها	نتایج به دست آمده	نتایج منبع [۱۹]
Total turbine power [MW]	110.7	111
compression power [MW]	20.1	18.8
Total heat input [MW]	143.4	143.4
Thermal efficiency [%]	63.2	64.3
Net efficiency [%]	52.1	52.5

#### ۴-۵- مولد بخار

ضریب عملکرد یا راندمان قانون اول برای قسمت‌های مختلف مولد بخار، مانند قسمت اکونومایزر، اوپراتور و سوپرھیتر، از رابطه‌ی ۶ قابل محاسبه است. جدول ۴ ضریب عملکرد قسمت‌های مختلف آن و شکل ۴ دیاگرام T-Q مربوط به آن را نشان می‌دهد که در آن  $Q$  گرمای مبادله شده‌ی نسبی و  $T$  دمای هرنقطه است. هدف از نمایش این دیاگرام، اطمینان از رعایت اختلاف دمای نقطه‌ی تنگش یا pinch point بین بخارآب (در مسیر فرآیند تولید) و گاز خروجی از توربین دما بالاست.

$$Q_i = \frac{h_i - h_{\text{entrance}}}{h_o - h_{\text{entrance}}} \quad (13)$$

#### جدول ۴- نتایج تحلیل انرژی

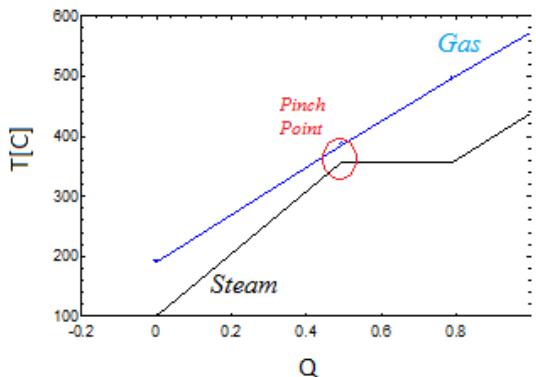
HTT power [MW]	37.9
Total turbine power [MW]	43.3
compression power [MW]	15.7
pumps power	0.16
Total heat input [MW]	50
Thermal cycle efficiency [%]	55.74
Net efficiency [%]	53.25

#### ۵- تحلیل اگزرزی

جدول ۴ تلفات اگزرزی و نیز راندمان اگزرزی را برای هر جزء چرخه نشان می‌دهد، همچنین سهم هر یک از اجزای چرخه را در کل اگزرزی تخریب شده در شکل ۲ نشان داده‌ایم. شکل ۳ نیز دیاگرام گراسمن برای ۵۸,۹۳ مگاوات اگزرزی ورودی نشان می‌دهد.

#### جدول ۵- روابط بازده اگزرزی و تخریب اگزرزی برای اجزای مختلف چرخه

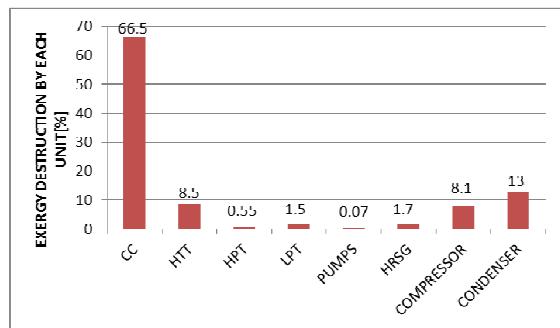
اجزاء	تخرب اگزرزی	راندمان اگزرزی
HTT	$m_3e_3 - W_{\text{HTT}} - m_{17}e_{17} - m_4e_4$	$\frac{W_{\text{HTT}}}{m_3e_3 - (m_{17}e_{17} + m_4e_4)}$
HPT	$m_{14}(e_{14} - e_{15}) - W_{\text{HPT}}$	$\frac{W_{\text{HPT}}}{m_{14}(e_{14} - e_{15})}$
LPT	$m_6(e_6 - e_7) - W_{\text{LPT}}$	$\frac{W_{\text{LPT}}}{m_6(e_6 - e_7)}$
C1/C2 COM	$W_{\text{C1/C2}} + m_{18}(e_{18} - e_{19})$	$\frac{m_{18}(e_{19} - e_{18})}{W_{\text{C1/C2}}}$
C3/C4 COM	$W_{\text{C3/C4}} + m_{20}(e_{20} - e_{23})$	$\frac{m_{20}(e_{23} - e_{20})}{W_{\text{C3/C4}}}$
Feed P	$W_{F,P} + m_{12}(e_{12} - e_{13})$	$\frac{m_{12}(e_{13} - e_{12})}{W_{F,P}}$
Cond P	$W_{C,P} + m_8(e_8 - e_9)$	$\frac{m_8(e_9 - e_8)}{W_{C,P}}$
CC	$m_1e_1 + m_2e_2 + (m_1 + m_2)e_{ch}$ $+ m_{16}e_{16} + m_{19}e_{19} - m_3e_3$	$\frac{m_3e_3}{(m_1e_1 + m_2e_2 + (m_1 + m_2)e_{ch} + m_{16}e_{16} + m_{19}e_{19})}$
HRSG	$m_4(e_4 - e_5) + m_{13}(e_{13} - e_{14})$	$\frac{m_{13}(e_{14} - e_{13})}{m_4(e_4 - e_5)}$



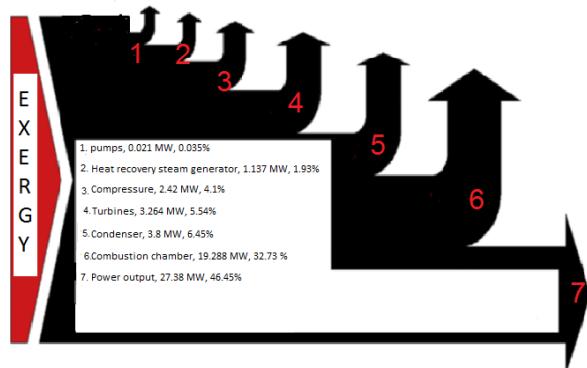
شکل ۴- منحنی T-Q برای محفظه‌ی تولید بخار تک فشاره

جدول ۶- تلفات اگرژزی و راندمان اگرژزی برای هر واحد

component	Exergy destroyed (KW)	Exergy efficiency (%)
CC	17619	76.39
HTT	2259	94.49
HPT	147.9	94.71
LPT	402.9	88.27
PUMPS	20.33	86.86
HRSG	447.3	95.77
COMPRESSOR	2149	95.02
CONDENSER	3436	13.73
TOTAL	26482	46.45



شکل ۲- سهم اجزای چرخه در اگرژزی تخریب شده



شکل ۳- دیاگرام گراسمن

جدول ۷- کارایی محاسبه شده برای قسمت‌های مختلف مولد بخار با استفاده از رابطه‌ی (۶)

	economizer	evaporator	superheater	total
کارآبی	0.90	0.79	0.38	0.80

### نمادها

اگرژزی جریانی	E
اگرژزی مخصوص ترموفیزیکی در نقطه‌ی i	e_i
اگرژزی مخصوص شیمیابی	e_ch
آنالپی مخصوص	h

- externally fired gas turbine combined cycle integrated with a biomass gasification plant. *Energy Convers Manage*, vol 70, pp. 107–115, 2013.
- [9] Moran MJ, Shapiro HN, Boettner DD, Bailey MB. Fundamentals of engineering thermodynamics. 7<sup>th</sup> ed. New York: Wiley; 2011.
- [10] Srinivasan KK, Mago PJ, Krishnan SR. Analysis of exhaust waste heat recovery from a dual fuel low temperature combustion engine using an organic Rankine cycle. *Energy*, vol 35, pp. 2387–99, 2010.
- [11] Dincer I, Rosen MA. Exergy: energy, environment and sustainable development. 2nd ed. Oxford, UK: Elsevier; 2013.
- [12] Schuster A, Karella S, Aumann R. Efficiency optimization potential in supercritical organic Rankine cycles. *Energy*, vol 35, pp. 1033–9, 2010.
- [13] Roy JP, Misra A. Parametric optimization and performance analysis of a regenerative organic Rankine cycle using R-123 for waste heat recovery. *Energy*, vol 39, pp. 227–35, 2012.
- [14] Dai Y, Wang J, Gao L. Parametric optimization and comparative study of organic Rankine cycle (ORC) for low grade waste heat recovery. *Energy Convers Manage*, vol 50, pp. 576–82, 2009.
- [15] Vaja I. Definition of an object oriented library for the dynamic simulation of advanced energy systems: methodologies, tools and application to combined ICE-ORC power plants. Italy: Industrial Engineering in University of Parma; 2009.
- [16] Sun Z, Wang J, Dai Y, Wang J. Exergy analysis and optimization of a hydrogen production process by a solar-liquefied natural gas hybrid driven transcritical CO<sub>2</sub> power cycle. *Int J Hydrogen Energy*, vol 37, pp. 18731–9, 2012.
- [17] Som SK, Datta A. Thermodynamic irreversibilities and exergy balance in combustion processes. *Prog Energy Combust Sci*, vol 34, pp. 351–76, 2008.
- [18] Rakopoulos CD, Giakoumis EG. Second-law analyses applied to internal combustion engines operation. *Prog Energy Combust Sci*, vol 31 pp. 2–47, 2006.
- [19] W. Sanz, H. Jericha, M. Moser, and F. Heitmeir, "Thermodynamic and economic investigation of an improved Graz cycle power plant for CO<sub>2</sub> capture," in ASME Turbo Expo: Power for Land, Sea, and Air, pp. 409-418, 2004.

آنتروپوی مخصوص	s
دما در نقطه i	T <sub>i</sub>
دمای محیط	T <sub>0</sub>
توان	W
کمپرسور	C
محفظه احتراق	CC
چگالنده	COND
پمپ	P
مولد بخار	HRSG
توربین دما بالا	HTT
توربین فشار بالا	HPT
توربین فشار پایین	LPT
دبي جرمی در نقطه i	m <sub>i</sub>
راندمان یا کارآیی محفظه احتراق	ηeffectiveness
راندمان آیزنتروپیک	ηc,isen
راندمان خالص	ηnet
راندمان اگزرزی	η

## مراجع

- [1] L. Strömberg, "Overview of CO<sub>2</sub> Capture and Storage – Technology and Economics for Coal-Based Power Generation," (VGB Congress 2003, Copenhagen).
- [2] R. Gabbielli and R. Singh, "Thermodynamic Performance Analysis of New Gas Turbine Combined Cycles with no Emissions of Carbon Dioxide," ASME Paper GT-2002-30117, (ASME Turbo Expo 2002, Amsterdam, the Netherlands).
- [3] L.Turanskyj and B.A. Keenan, "Turbomachinery for the World's Largest Nitrogen Plant: Enhanced Oil Recovery to Increase the Output in the Cantarell Oil Field, Mexico," (Paper at the Exposición Latinoamericana Del Petróleo, Maracaibo, Venezuela 2001).
- [4] P. Mathieu and E. Iantovski, "Highly Efficient Zero Emission CO<sub>2</sub>-based Power Plants," *Energy Conversion and Management* vol 38 no. 1, 1997.
- [5] R. A. Anderson, S.E. Doyle, and K.L. Pronske, "Demonstration and Commercialisation of Zero-Emission Power Plant," (29th Int. Techn. Conference on Coal Utilization & Fuel Systems, Clearwater 2004).
- [6] H. Jericha et al., "CO<sub>2</sub> - Retention Capability of CH<sub>4</sub>/O<sub>2</sub> – Fired Graz Cycle," (CIMAC Conference Paper, Interlaken, Switzerland 1995).
- [7] H. Jericha and M. Fesharaki, "The Graz Cycle – 1500°C Max Temperature Potential H<sub>2</sub> – O<sub>2</sub> Fired CO<sub>2</sub> Capture with CH<sub>4</sub> – O<sub>2</sub> Firing," ASME Paper 95-CTP-79, (ASME Cogen-Turbo Power Conference, Vienna, Austria 1995).
- [8] S. Soltani, S.M.S.Mahmoudi, M.Yari, M.A.Rosen. Thermodynamic analyses of an