

بسم الله تعالى

## جزوه

ترمودینامیک ۱

## دانشگاه

صنعتی شریف

## استاد

دکتر کاظم زاده حنانی

## فهرست مطالب

۱	فهرست نویسی
۲	فهرست مطالب
۵	مقدمه
۶	<b>فصل اول: تعاریف</b>
۶	تعاریف اصلی
۶	تعریف ترمودینامیک
۶	قانون صفرام یا اصل همدمانی
۷	قانون اول ترمودینامیک
۷	قانون دوم ترمودینامیک
۸	تعاریف فرعی
۸	تعریف سیستم ترمودینامیکی
۹	تعریف خاصیت
۱۰	فرآیند
۱۱	خواص مرکز و گسترده
۱۱	تعادل ترمودینامیکی
۱۱	فرآیند غیرتعادلی و تعادلی
۱۳	<b>فصل دوم: خواص ماده ساده تراکم پذیر</b>
۱۳	تعریف ماده خالص
۱۳	تعادل فاز بخار و مایع
۱۶	تعریف کیفیت
۲۱	درونیابی از جداول
۲۳	<b>فصل سوم: کار و گرما</b>
۲۳	تعریف کار
۲۵	کاردرف آیند شبه تعادلی
۲۵	الف) فرآیند حجم ثابت
۲۵	ب) فرآیند فشار ثابت (یا در نظر گرفتن رفتار گاز کامل)
۲۵	پ) فرآیند دما ثابت یا ایزوترمال برای گاز کامل (یعنی $PV=Const$ )
۲۶	ت) فرآیند پلی تروپیک

۲۶	تشابه بین کار و گرما
۲۷	<b>فصل چهارم: قانون اول ترمودینامیک</b>
۲۷	قانون اول ترمودینامیک
۲۹	قانون اول ترمودینامیک برای یک فرآیند
۲۹	تعریف آنتالپی
۲۹	آنالپی برای گاز ایده آل
۲۹	گرمای ویژه گاز ایده آل بر حسب واحد جرم
۳۱	گرمای ویژه گاز ایده آل
۳۱	گرمای ویژه در حجم ثابت
۳۱	گرمای ویژه در فشار ثابت
۳۲	آزمایش ژول
۳۲	تغییرات گرمای ویژه با دما
۳۳	یک رابطه بسیار مهم بین $C_{v_0}$ و $C_p$
۳۳	طرق محاسبه اختلاف انرژی داخلی و آنتالپی گاز کامل
۳۴	قانون بقاء جرم برای حجم کنترل
۳۵	محاسبه دبی برای جریان یک بعدی یکنواخت در لوله‌ها
۳۶	اصل بقاء انرژی (قانون اول ترمودینامیک) در مورد حجم کنترل
۳۷	فرآیند حالت دائمی - جریان دائمی
۳۸	فرآیند حالت یکنواخت - جریان یکنواخت
۳۹	<b>فصل پنجم: قانون دوم ترمودینامیک</b>
۳۹	ماشین یا موتور حرارتی
۴۰	پمپ حرارتی
۴۱	منبع حرارتی
۴۱	راندمان یا بازدهٔ حرارتی
۴۱	تعريف ضریب کارائی برای پمپ حرارتی
۴۲	بیان قانون دوم ترمودینامیک
۴۲	بیان کلاسیوس
۴۴	بیان کلوین پلانک
۴۴	اثبات معادل بودن بیان کلاسیوس و کلوین پلانک
۴۵	ماشین حرکت دائمی نوع دوم
۴۷	فرآیند برگشت پذیر

۵۲	فرآیند برگشت پذیر داخلی
۵۲	نامعادله کلاسیوس
۵۷	انتروپی خاصیت سیستم بسته
۵۸	تغییرات انتروپی برای یک فرآیند برگشت ناپذیر
۵۹	اصل افزایش انتروپی
۶۰	قابلیت کاردهی
۶۳	تغییرات انتروپی جامدات و مایعات
۶۶	روش ساده برای محاسبات فرآیند آدیاباتیک برگشت پذیر گازهای کامل
۶۷	محاسبه کار در فرآیند آدیاباتیک برای گاز کامل و $C_{p_o}, C_{v_o}$ ثابت
۶۷	فرآیند پلی تروپیک برگشت پذیر برای گاز کامل
۶۷	فرآیند برگشت پذیر همدماهی گاز کامل
۶۸	تعمیم قانون دوم ترمودینامیک برای حجم کنترل
۶۹	کار فرآیند حالت دائمی جریان دائمی برگشت پذیر
۶۹	اصل افزایش انتروپی برای حجم کنترل
۷۱	سیکل کارنو
۷۷	مراجع برای مطالعه بیشتر

## فصل اول: تعاریف

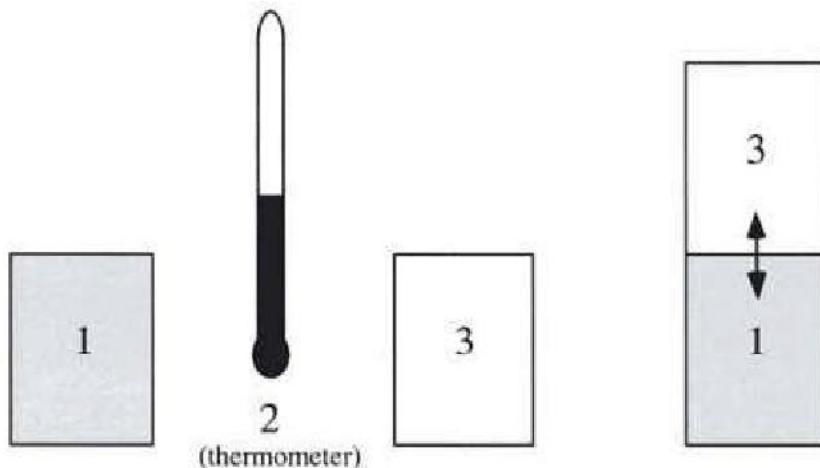
### ۱-۱ تعاریف اصلی

#### تعریف ترمودینامیک

علمی است که درمورد روش های تبدیل انرژی و تغییرات خواص ماده در اثر تبدیل انرژی، تغییر فاز و یا تماس با مذده دیگر بحث می کند. این تعریف بسیار کلی است و در واقع هنگامی می توان این تعریف را واقعاً درک کرد که با حواس کاربردی آن آشنا شده باشیم. عبارت دیگر تجربه و حوصله خواسته نقش مهمی در فهم مطلب دارد. خواسته نباید انتظار داشته باشد که در طول بک نرم تحصیلی کنیه معاهیم این درس را مانند دروس استانیک یا مفهوم مصالح درک کند بلکه یادگیری دروس دیگر متنند انتقال حرارت، سیلات و کاربردهای این دروس دریچه جدیدی را می گشاید و ابهامات درس ترمودینامیک در طول زمان و صی دوره چهارساله کارشناسی تا حدود زیادی از بین می رود. ما این وجود، مشکلات فوق الذکر نباید منجر به بی علاقه کی داشجوانان به این درس گردد. ترمودینامیک کلاسیک بر پایه سه قانون اصلی که از تجربه نتیجه گرفته شده است بنا نهاده شده است.

#### قانون صفرام یا اصل همدمائی

هرگاه دو جسم با جسم سومی در تعادل حرارتی باشند آنگاه آن دو جسم با هم در تعادل حرارتی یعنی همدما خواهند بود.



$$\text{if } T_1 = T_2$$

$$\text{and } T_2 = T_3$$

$$\text{then } {}_1Q_3 = 0$$

شکل بیان قانون دوم ترمودینامیک برای سه جسم همدما (دو جسم ۱ و ۲ در تعادل حرارتی هستند همچنین دو جسم ۲ و ۳ در تعادل حرارتی هستند در نتیجه دو جسم ۱ و ۳ خود در تعادل حرارتی می باشند).

برای درک بهتر بین قانون صفرام نیاز به آشنا بی ما عبارات و تعاریف خاص این قانون می باشد. به همین منظور باید پاره ای تعاریف در زیر ارائه گردد. مثلاً منظور ما از تعادل حرارتی باید مشخص

گردد. ولی هنور حرارت را تعریف نکرده‌ایم. پس در این قسمت گزینی می‌رسیم به تعریف پایه‌ای حرارت: حرارت شکلی از جریان انرژی است که در اثر اختلاف دمای بین دو محیط صورت می‌گیرد. پس باید اختلاف دما وجود داشته باشد تا انتقال حرارت صورت یذیرد. در این صورت قانون صفرام را می‌توان به صورت زیر بیان کرد

هرگاه جسم A، با جسم B (که اختلاف دما ممکن است داشته باشد) در کنار یکدیگر قرار بگیرند یعنی در تبادل حرارتی بنشند و به دمای تبادل T برسند و سپس جسم B با جسم C نیز به دمای تعادل T برسد یعنی در انتهای آنها هیچگونه حرارتی منتقل نشود آنگاه دو جسم A و B قبل از دخالت ما همدما بوده‌اند.

تذکرہ: در بیان قانون فوق جسم A، B و C باید با هم از فزیکی محوط یا از نظر شیمیابی ترکب شوند.

### قانون اول ترمودینامیک

اصل مقاء انرژی یا اصل ثابت بودن کمیت انرژی است. درین غوق ملاحظه می‌شود که سه انرژی صفتی اصلی کرده‌ایم و گفته‌ایم انرژی کمیت دارد. می‌دانیم که انرژی جنبشی یک جسم بوسیله رابطه  $E = \frac{1}{2}mV^2$  که m جرم و V سرعت آن است محاسبه می‌شود یعنی کمیت انرژی جنبشی مقدار E است. قانون اول می‌گوید که این کمیت E را نمی‌توان از بین بود بلکه از شکل به شکل دیگر تبدیل می‌شود مثلاً در اثر صعود به ارتفاع h، جسم دارای انرژی پتانسیل می‌شود که کمیت آن اگر سرعت در ارتفاع h صفر شود، همان E است یا داریم:

$$\frac{1}{2}mV^2 = E = mgh \quad (1-1)$$

در رابطه فوق g شتاب نقل است.

### قانون دوم ترمودینامیک

به نظر می‌رسد که قانون اول ترمودینامیک از آنچه در مورد انرژی هستگامی که از یک نوع به نوعی دیگر تبدیل می‌شود، تصویر کاملی نمی‌دهد. برای احسان می‌همواره تبدیل شدن و از شکلی به شکلی دیگر درآمدن منجر به گم شدن یا ناپدید شدن یک چیزی است که براحتی قابل تعریف نمی‌شود. بدین انسان در طول سالیان پیر می‌شود به نظر می‌رسد که انرژی نیز در هنگام زندگی خود و از شکلی به شکلی دیگر تبدیل شدن باید یک خاصیت منفی بود. آن خاصیت که پیشتر این را بیان می‌کند توسط قانون دوم ترمودینامیک بین می‌شود عبارت دیگر قانون دوم ترمودینامیک قانون اول را به این صورت تکمیل می‌کند. اگرچه کمیت انرژی در جهان ثابت است (E) ولی کیفیت آن هر لحظه در اثر تبدیل یا انتقال انرژی کاهش بیندازند. آنچه که بیانگر و ارزیابی کننده میزان کاهش کیفیت انرژی است خاصیتی دیگری است که انتروپی (Entropy) نامیده می‌شود

## ۱-۲ تعاریف فرعی

### تعریف سیستم ترمودینامیکی

سیستم بسته به مجموعه ای معین از جرم را گویند (Closed System) یا (Control Mass). سیستم باز منطقه مشخص از فضای گویند (Open System) یا (Control Volume) که جرم می‌تواند از مرز آن عبور ننماید.

برای مثال هوا موجود در درون یک توپ را می‌توان به عنوان یک سیستم بسته در نظر گرفت، و یا یک پمپ باد را می‌توان یک حجم کنترل در نظر گرفت که هوا از آن عبور می‌نماید.



شکل ۱-۱. هوا موجود در درون توپ فوتبال به عنوان سیستم بسته و پمپ هوا که هوا از آن عبور می‌نماید به عنوان سیستم باز

هر سیستمی توسط مرز (Boundary) مشخص می‌شود. این مرز می‌تواند حقیقی یا محاجزی باشد. مرز سیستم می‌تواند تغییر شکل دهد یا حرکت کند. در سیستم سته جرم از مرزها عبور نمی‌کند. ولی در سیستم باز جرم از مرز سیستم عبور خواهد کرد. فضای خارج هر سیستمی را محیط (Environment) گویند. کار و گرما (که بعداً تعریف می‌شود) می‌تواند از مرز سیستم بسته یا باز با محیط یا با سیستم بسته و باز دیگری مادله شود.

مثال ۱: فرض کنید بخواهیم گازی را از حجم  $V_1$  و فشار  $P_1$  توسط تنفس گرما در محفظه سیلندر پیستونی تا فشار  $P_2$  بصورت همدما تا دو برابر حجم اولیه مبسط کنیم و هدف یافتن فشار  $P_2$  باشد.

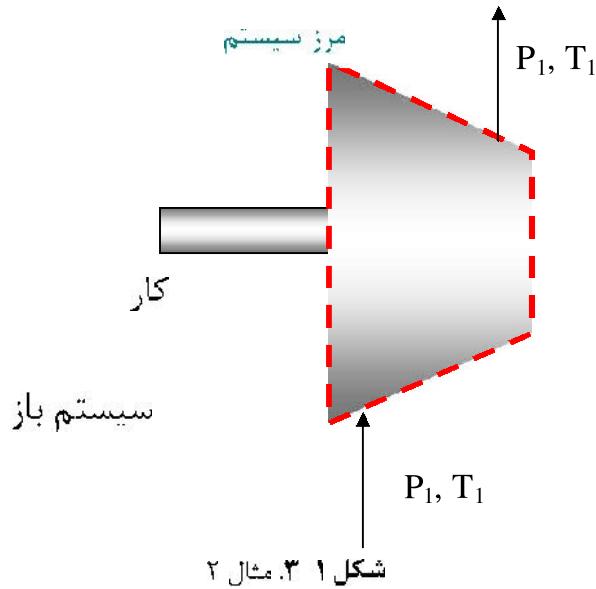


شکل ۱-۲-۱. مشن ۱

به سیلندر گرما می‌دهیم و وزنه نیز از روی پیستون بر می‌داریم تا دما بتواند ثابت بماند. فرض کنید سیستم که گاز است رفار گاز کامل را داشته باشد.

$$P_2V_2 = PV_1 \rightarrow P_2 = \frac{P_1}{2} \quad (2-1)$$

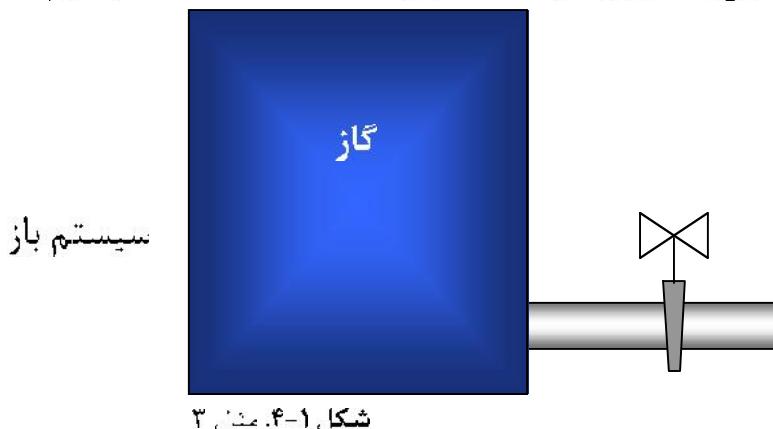
مثال ۲: فرض کنید گازی را از فشار  $P_1$  و  $T_1$  تا فشار  $P_2$  و  $T_2$  متراکم می‌کنیم و هدف محاسبه کار کمپرسور است.



$$W_{کمپرسور} = C_p(T_2 - T_1)$$

$C_p$  گرمای ویژه گاز در فشار ثابت است.

مثال ۳: فرض کنید گازی در مخزنی قرار داشته باشد و با باز کردن تیر مخزن بخواهیم جرم خروجی از مخزن را در یک مدت زمان (فاصله معینی از زمان) حساب کنیم.



در این مثال ملاحظه می‌کنید که می‌توان گاز را به صورت سیستم باز درنظر گرفت و جرمی که از شیر عبور می‌کند تعريف آن را کامل می‌کند. بعداً خواهیم دید که می‌توان با استفاده از روابطی جرم خروجی را محسنه کرد. با این وجود، از دیدگاه نظری می‌توان جرم معینی را نیز در داخل مخزن بعنوان سیستم بسته اختیار کرد و تغییر شکل یا تبساط آن را تحلیل کرده و جرم خروجی را محاسبه نمود.

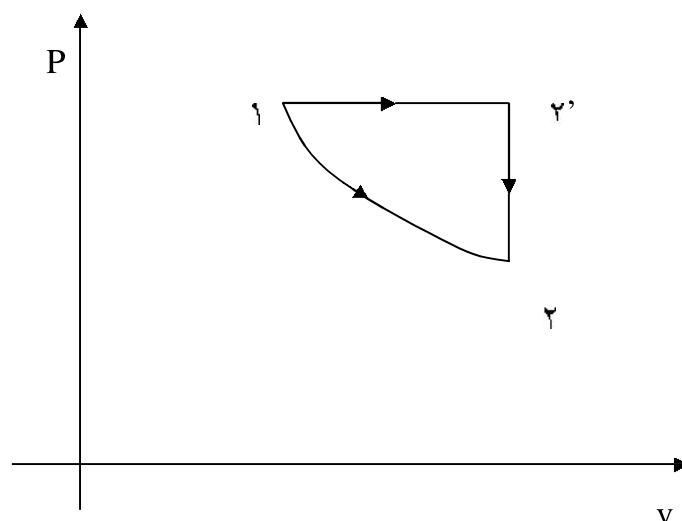
**تعريف خاصیت (Property):** مشخصه قابل اندازه‌گیری مستقیم و یا غیر مستقیم سیستم را گویند مانند  $P$  و  $V$  (قابل اداره گیری مستقیم) و  $U$  (نرژی داخلی) و  $H$  (آنالپی) و  $S$  (انتروپی) (خواص قابل اندازه گیری یا محاسبه غیر مستقیم بوسیله روابط ریاضی). کار و گرما خاصیت یک سیستم نیستند چون سیستم دریک حالت معنی دارای مقدار معنی کفر یا گرما نیست بلکه کار و گرما در اثر تغییر حالت یک سیستم می‌توانند با سیستم دیگر یا محیط مبادله شود.

**فرآیند Process:** اگر سیستمی تغییر حالت بدهد (عنی خواص آن تغییر کند) به مسیر تغییر حالتها فرآیند گویند.

مثال ۴: در منال اول برای گز کامل داریم:

$$PV = mRT$$

$$T = \frac{PV}{mR} \quad \rightarrow PV = mRT \quad \rightarrow P = \frac{\text{ثابت}}{V}$$



شکل ۱-۵. مثال ۴

پس اگر نمودار  $P, V$  برای این فرآیند رسم شود بصورت هذلولی خواهد بود. می‌توانیم از حالت ۱ به ۲ ضی بک مسیر دیگری بررسیم مثلاً استادا گرم کنیم (۱'-۲'-۳'-۱) و سپس وزنه را برداریم تا فشار کم شود و گاز سرد شود (۲'-۳').

تذکر: بعبارت دیگر خاصیت سیستم کمیتی است که تغییرات آن فقط بستگی به حالت ابتدائی و انتهایی فرآیند دارد و به مسیر تغییرات بستگی ندارد، مثلاً فشار و دما، کار و گرما به مسیر فرآیند بستگی دارند و در نتجه خاصیت سیستم محسوب نمی‌شوند.

### خواص متمرکز و گستردگی

خواص بر دو نوع هستند: خواص متمرکز (Intensive) و خواص گستردگی (Extensive). اگر سیستمی را به چند قسمت (مساوی یا نامساوی) تقسیم کنیم و مقدار یک خاصیت برای کل سیستم برابر مجموع مقادیر خاصیت مختلف باشد آن خاصیت گستردگی است متناسب جرم و یا حجم.

خواص متمرکز خواصی هستند که در یک نقطه قابل تعریف باشند مانند فشار  $P$  و دمای  $T$  و حتی حجم مخصوص  $V/m = 0$ . بطورکمی هر خاصیت گستردگی را با تقسیم بر جرم بشرط آنکه پیوستگی ماده ازین نرود می‌توان به خاصیت متمرکز تبدیل کرد متناسب حجم مخصوص:

$$v = \lim_{\Delta v \rightarrow 0} \frac{\Delta v}{\Delta m} \quad (3-1)$$

تعادل ترمودینامیکی (Thermodynamic Equilibrium) ترمودینامیک کلاسیک سیستم هنی در حالت تعادل را بررسی می‌کند منظور از تعادل ترمودینامیکی یعنی اولاً در سیستم اختلاف فشار (گرادیان فشار) نباشد (تعادل مکانیکی) زیرا در غیر این صورت با قراردادن یک پیستون در بین دو قسمت گرادیان فشار، می‌تواند کار انجام شود و فشارهای اولیه تغییر می‌کنند. ثانیاً اختلاف دما وجود نداشته باشد (تعادل حرارتی) بعبارت دیگر سیستمی در حالت تعادل است که هرگاه آن را از محیط منزوی (Isolate) کنیم هیچگونه تغییر فیزیکی در آن پدید نیاید و خواص آن تغییر نکند.

فرآیند غیرتعادلی و تعادلی Equilibrium and Non-equilibrium Process در بخش قبلی گفتیم که ترمودینامیک کلاسیک فقط قادر به بررسی و مطالعه سیستم‌های در حالت تعادل می‌باشد. در این صورت در طی فرآیند که حالت سیستم در تغییر است جگونه می‌توان از ترمودینامیک کلاسیک استفاده کرد؟ رمز کار در این است که برای هر فرآیند واقعی یک فرآیند مرجع (ایده‌آل) که به نوعی سایه فرآیند واقعی است تعریف می‌کنیم. این فرآیند ایده آل بسیار آهسته انجام می‌شود بطوریکه در مسیر فرآیند تغییر حالت‌ها از حالت (۱) به حالت (۲) فرض می‌کنیم که از بی نهایت حالت تعادل تشکیل شده باشد. بعبارت دیگر فرآیند آنقدر آهسته انجام می‌شود که در اثر تغییرات جزئی ابتدا بالا فاصله کلیه خواص ماده در حالت یکنواخت (تعادل ترمودینامیکی) قرار می‌گیرد و سپس تغییرات جزئی بعدی انجام می‌شود تا اینکه به حالت نهایی ۲ برسد. به این فرآیند آیده آل که صرفاً در ذهن قابل تصور است فرآیند شبیه تعادلی یا Quasi-Equilibrium می‌گویند. ممکن است در اینجا سوال شود که چه کاربردی تعریف چنین فرآیندی دارد؟ همانطور

که قبلاً اشارة شد فرآیند شبیه تعادلی مرجع به ما امکان بررسی از طریق ترمودینامیک تعادلی یا ترمودینامیک کلاسیک را فراهم می‌سازد و بگویهای که می‌توان مثلاً برای فرآیند ایده‌آل مغایر کار و گرمای مبادله شده را محاسبه کرد. اکنون فقط لازم است که با اعمال یک ضریب تصحیح که از تجربه و آزمایش بدست می‌آید مقادیر کار و گرما واقعی را محاسبه کرد. جنین روشی یک قرن است که در عمل استفاده می‌شود و اعتبار کاربردی خود را ثابت کرده است.

تذکرہ: گاهی فرآیند چنان سریع انجام می‌شود که فرآیند شبیه تعادلی نظریه آن متصور نخواهد بود. در این صورت مسیر فرآیند توسط ترمودینامیک کلاسیک نمی‌تواند بیان شود. البته نقاط (حالات) ابتدائی و نهایی فرآیند که در آن نقطه (حالات) ماده در نعادل ترمودینامیکی است قابل بررسی می‌باشد.

## فصل دوم: خواص ماده ساده تراکم پذیر

### تعریف ماده خالص

ماده‌ای است که ترکیب شیمیائی آن همگن و تغییر نپذیر است مانند آب یا مخلوط آب و یخ و بخار آب. هوا را هم در فاز گازی با تقریب می‌توان ماده خالص فرض کرد چون در هر نقطه فیزیکی هوا از ۱٪ حجمی  $O_2$  و ۷۹٪  $N_2$  تشکیل می‌شود و اگر از درصد گازهای دیگر صرفنظر کنیم این ترکیب در همه نقاط ثابت است.

### ماده خالص ساده تراکم پذیر

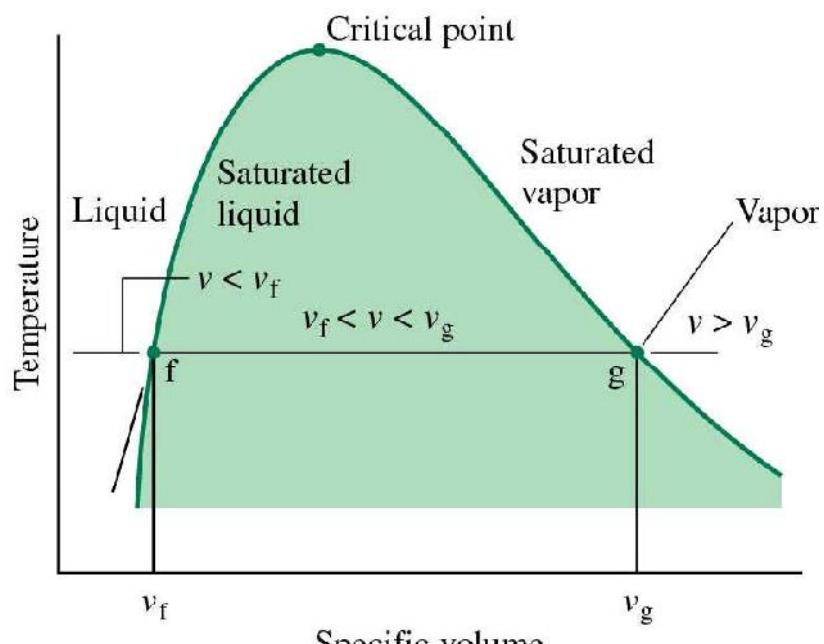
ماده خالصی است که از اثر میدان‌های ثقل، الکتریکی، مغناطیسی و اثرات کشش سطحی در آن صرفنظر می‌شود یعنی مثلاً انرژی ماده تبعی از شدت میدان مغناطیسی نباشد تجربه نشان می‌دهد که برای تعیین حالت یک ماده خالص ساده تراکم پذیر معلوم بودن فقط دو خاصیت مستقل کفایت می‌کند مثلاً برای گاز کامل با رابطه حالت  $PV=mRT$  اگر  $P$  و  $V$  معلوم باشد می‌توان  $T$  را محاسبه کرد و در نتیجه حالت ماده معنوم می‌شود.

### تعادل فاز بخار و مایع

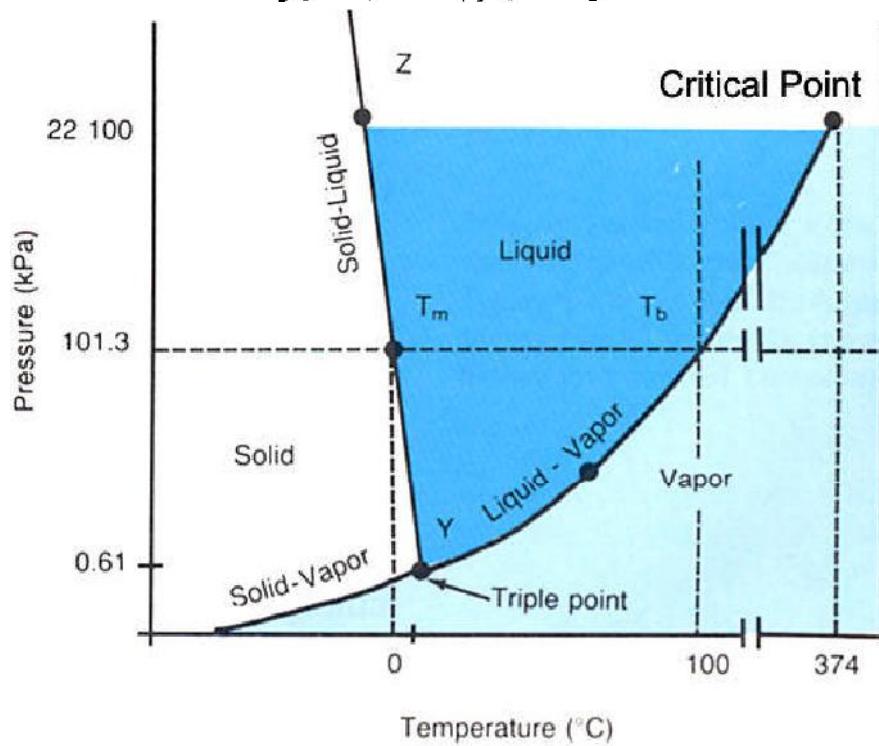
#### تعریف دمای اشباع Saturation Temp

در یک فشار معین، دمای اشباع ماده خالص دمایی است که در آن تبخیر یا میعنی شروع می‌شود. این فشار را فشار اشباع Saturation Pressure در آن دما گویند. مایع را در دما و فشار اشباع، مایع اشباع liquid Saturated می‌نامند. اگر در یک فشار معین دمای ماده از دمای اشباع کمتر باشد یا حجم مخصوص آن از حجم مخصوص اشباع کمتر باشد مایع را مادون سرد Sub-cooled گویند همچنین اگر در یک دمای معین فشار از فشار اشباع بیشتر باشد مایع متراکم Compressed خوانده می‌شود. توجه کنید که حالت Sub-cooled از نظر ترمودینامیکی یکسان هستند فقط سنتگی دارد که تعریف نسبت به دما انجام می‌شود یا نسبت به فشار.

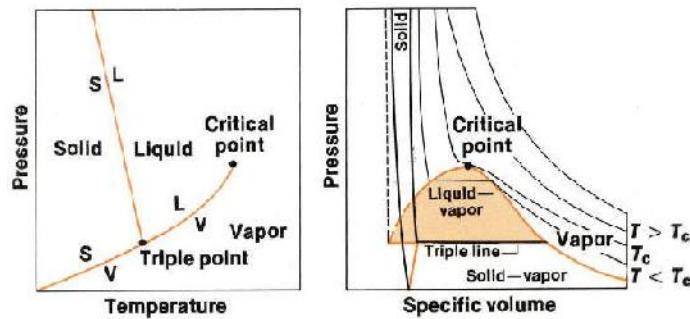
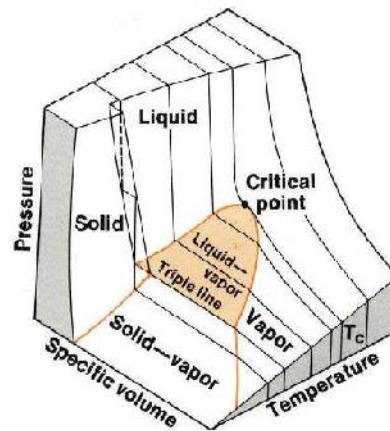
بخار را در دما و فشار اشباع، بخار اشباع یا بخار خشک خوانند (Dry or Saturated Steam) اگر بخار و مایع در تعادل با یکدیگر داشته باشیم به آن بخار مرطوب Wet Steam گفته می‌شود اگر در یک فشار معین دمای بخار از دمای اشباع بیشتر باشد یا حجم مخصوص آن از حجم مخصوص بخار اشباع بیشتر باشد به آن بخار فوق گرم گویند (Super-heated Steam). عبارت دیگر در یک دمای معین، فشار بخار از فشار اشباع کمتر باشد به آن بخار فوق گرم گویید. رسم نمودارهای  $(P,v)$ ,  $(T,v)$  کمک زیادی به درک مطلب می‌کند. در صفحات بعدی با ذکر مثلثهای نکات فوق روشن خواهد شد.



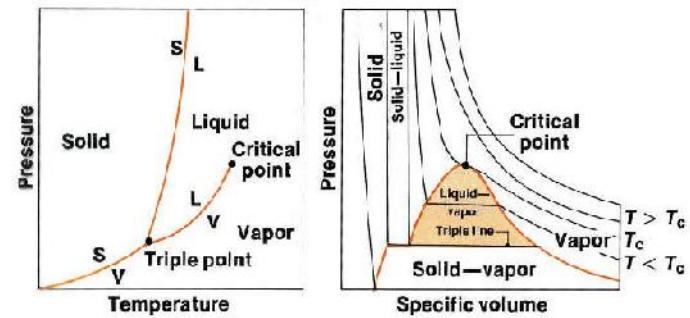
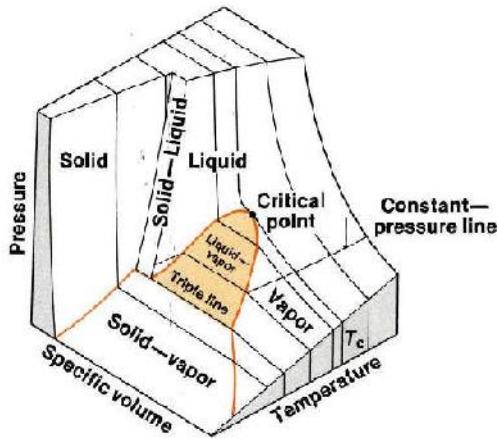
شکل ۲.۱. دیاگرام دما-حجم مخصوص



شکل ۲.۲. دیاگرام تعادل گاز مایع، جامد و بخار برای آب



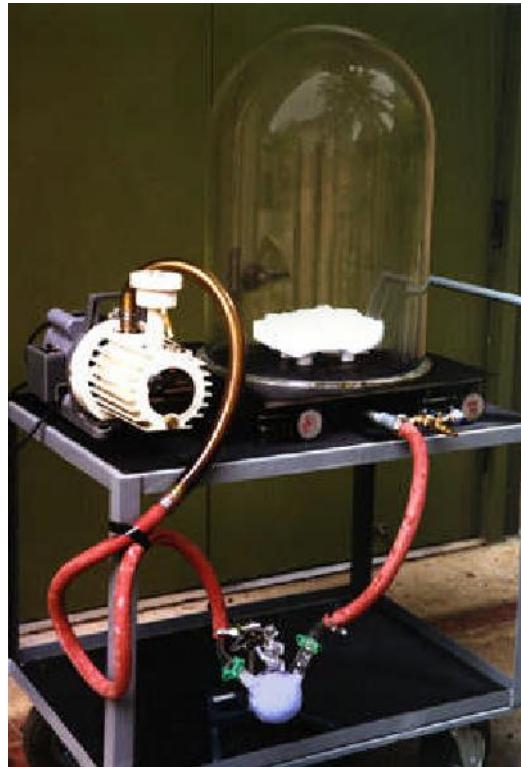
شکل ۲-۳. دیاگرام فشار، دما و حجم مدهای که هنگام انجماد منبسط می‌شود



شکل ۲-۴. دیاگرام فشار، دما و حجم مدهای که هنگام انجماد منقبض می‌شود

در بالاتر از نقصه بحرانی هیچگونه تعادلی بین دو فاز مایع با بخار یعنی تعادل بین دو فاز با ویژگیهای فیزیکی کاملاً متفاوت نمی‌تواند معروف گردد در آئین تراز نقطه بحرانی می‌توانیم در یک ظرف سریسته تعادلی از مایع و بخار داشته باشیم ویزگی مایع آن است که افزایش فشار حجم آنرا خیلی کم تغییر می‌دهد و از ویزگی بخار آن است که افزایش فشار حجم آن را زیاد تغییر می‌دهد. در بالاتر از نقطه بحرانی بطور پیوسته و به تدریج می‌توان فاز مایع را به فازی که حجم آن نسبت متأثر از فشر اس است و سپس به فاز گازی شکل تبدیل کرد. توجه می‌کنید که از نظر فیزیکی تفوت بین بخار و گاز نمی‌توان قائل شد ولی عموماً بخار به ماده‌ای گفته می‌شود که در تعادل با مایع باشد یا ایکه از حالت اشباع خیلی دور نباشد و یا درجه فوق گرم آن کم باشد و یا بالاتر از دمای بحرانی قرار نداشته باشد.

نقطه سه گانه عبارتست از دما و فشار خاصی که در آن هر سه حالت بخار، مایع و جامد همزمان در تعادل وجود دارند. برای ایجاد این حالت شرایط آزمیشگاهی خاصی مورد نیار است. در شکل بستر آزمایش مربوط به ایجاد نقطه سه‌گانه آب مشاهده می‌گردد.



شکل ۲-۵. بستر آزمون ایجاد نقطه سه‌گانه آب با استفاده از پمپ خلاء

**تعریف کیفیت:** کیفیت را می‌توان به صورت نسبت جرمی بخار به کل جرم بخار و مایع در حالت اشباع تعریف نمود

$$x = \frac{m_g}{m_f + m_g} \quad \begin{matrix} \text{جرم بخار} \\ \text{جرم مایع} \end{matrix} \quad (1-2)$$

$$\nu = \frac{V}{m} = \frac{V_f + V_g}{m_g + m_f} = \frac{m_f v_f + m_g v_g}{m_g + m_f} \quad (2-2)$$

$$v = \frac{m_f}{m_g + m_f} v_f + \frac{m_g}{m_g + m_f} v_g \quad (3-2)$$

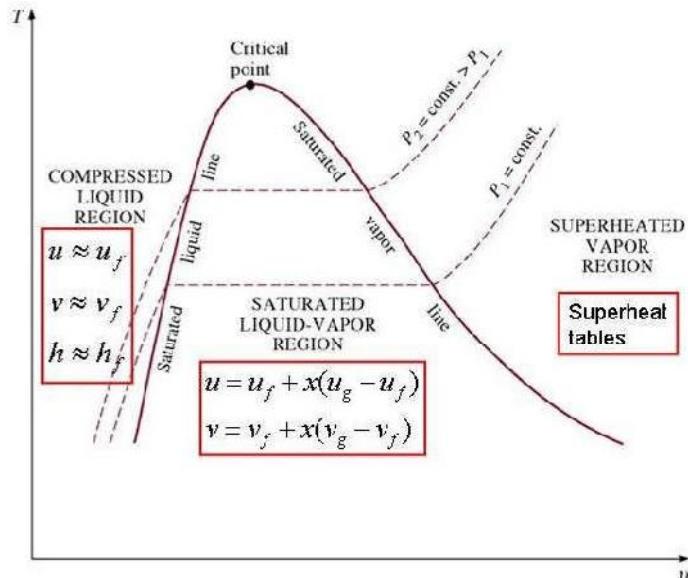
$$v = (1-x)v_f + xv_g \quad (4-2)$$

$$v = v_g + x(v_g - v_f)$$

$$v_{fg} = v_g - v_f$$

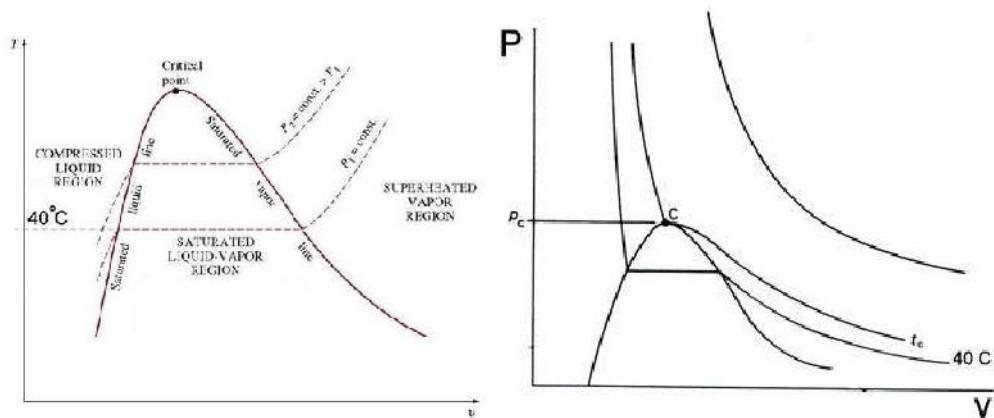
$$v = v_f + xv_{fg}$$

استفاده از جداول A.1.4 و A.1.3 و A.1.2 و A.1.1



شکل ۲-۶. دیدگرام دما و حجم مخصوص

مشان: در یک ظرف سریسته به حجم  $2\text{m}^3$  مایع اشباع در دمای  $40^\circ\text{C}$  موجود است مطابقت فشار و جرم آب.

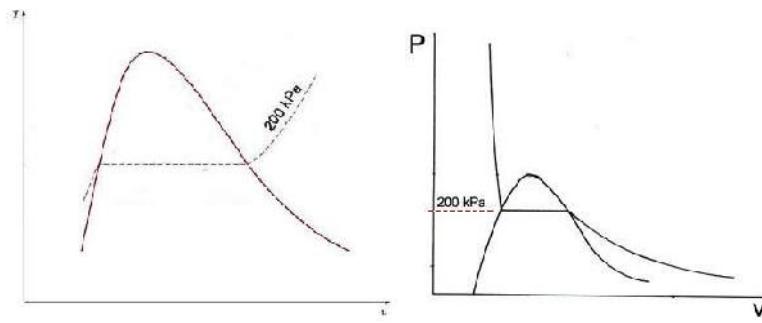


شکل ۲-۷-۲. مشان

$$A.1.1 \rightarrow T_{Saturation} = 40^{\circ}C \rightarrow {}^P\Big|_{T_s} = 7.384 kPa$$

$$v_f \Big|_{T_s=40} = 0.001008 \Rightarrow m = \frac{V}{v} = \frac{2}{0.001008} \cong 1985 kg$$

مثال: در یک ظرف سریسته 2kg بخار اشباع در فشار 200kPa موجود است. مطوبست حجم ظرف و دمای بخار.



شکل A-2 مثال

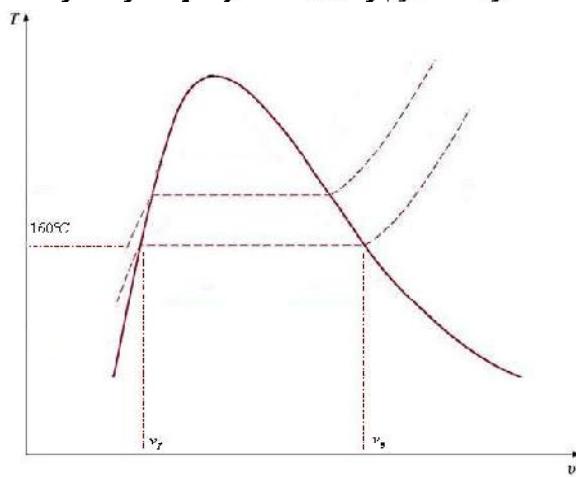
$$A.1.2 \quad P_s = 0.2 MPa$$

$$T \Big|_{P_s=0.2} = 120.23^{\circ}C$$

$$v_g = 0.8857$$

$$V = (m)(v_g) = 2 \times 0.8857 \cong 1.77 kg$$

مثال: در ظرفی به حجم 2lit مخلوطی از بخار مایع در دمای 160°C موجود است. اگر حجم مایع 0.05 حجم کل باشد مطوبست جرم و کیفیت مخلوط و فشار مخلوط.



شکل A-2 مثال

$$A.1.1 \rightarrow T_s = 160^\circ C \rightarrow \begin{cases} v_f \rightarrow 0.001102 \\ v_g \rightarrow 0.3071 \end{cases}$$

$$m_{\text{بخار}} = \frac{0.95 \times 2 \times 10^{-3}}{0.3071} = 0.0062$$

$$m_{\text{میک}} = \frac{0.05 \times 2 \times 10^{-3}}{0.001102} = 0.09$$

$$m_{\text{خ}} = 0.0062 + 0.09 = 0.0962$$

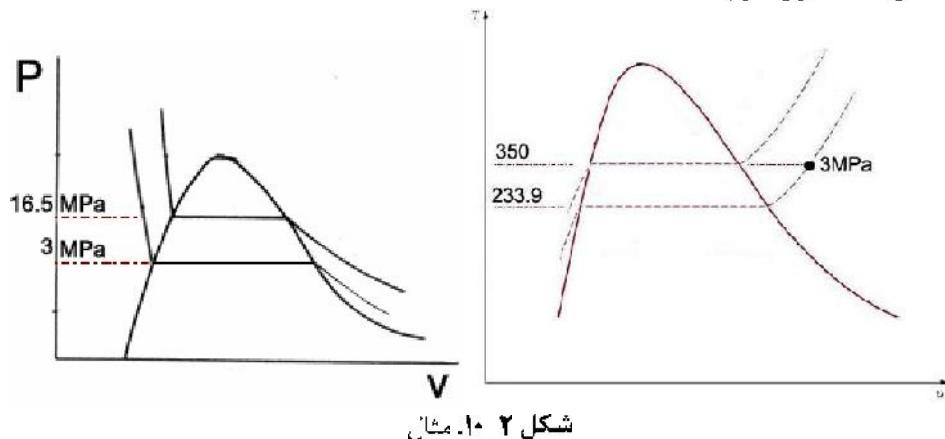
$$x = \frac{0.0062}{0.0962} = 0.064$$

$$P|_{T_s=160} = 0.6178 \text{ MPa}$$

مثال: در ظرفی 2kg آب در دمای 350°C و فشار 3 MPa 3 داریم مطلوبست حجم خلوفد

$$A.1.2 \rightarrow P_s = 3 \text{ MPa} \stackrel{A.1.2}{\Rightarrow} T_s = 233.9 < 350^\circ C$$

پس آب در حالت فوق گرم است.

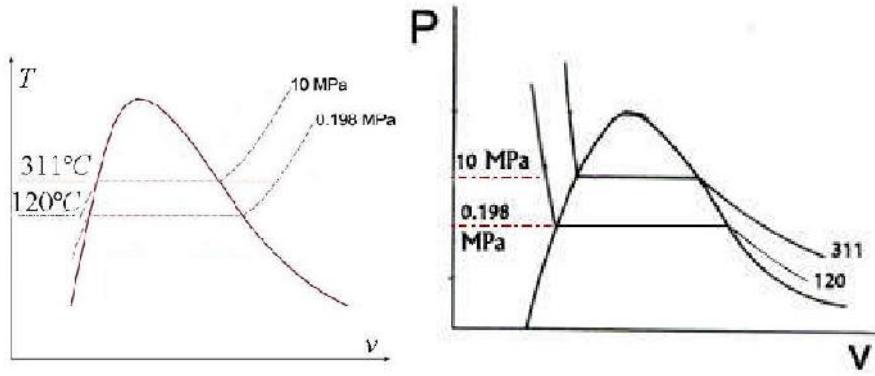


شکل ۲۰. مثال

$$P = 3 \text{ MPa} \stackrel{A.1.3}{\Rightarrow} v = 0.09053 \text{ m}^3/\text{kg}$$

$$V = (0.09053)(2) = 0.18106 \text{ m}^3$$

مثال: در ظرفی به حجم 30 lit آب در دمای 120°C و فشار 10 MPa 10 داریم مطلوبست جرم آب.



شکل ۱۱-۲. مثال

A.1.4

$$v = 0.0010549$$

$$m = \frac{30 \times 10^{-3}}{0.0010549} = 28.4 \text{ kg}$$

مثال: در ظرفی به حجم 20lit آب در دمای 110°C 0.03kg مطلوب است فشار:

$$v = \frac{20 \times 10^{-3}}{0.03} = 0.67 \frac{\text{m}^3}{\text{kg}}$$

$$T = 110^\circ C \xrightarrow[A.1.1]{\quad} \begin{cases} v_f = 0.001052 \\ v_g = 1.2102 \end{cases}$$

$$v_f < v < v_g \rightarrow v = v_f + x(v_g - v_f), P = 0.14327 \text{ MPa}$$

$$0.67 = 0.001052 + x(1.2102 - 0.001052)$$

$$x = 0.553$$

مثال: در ظرفی به حجم 30 lit آب در فشار 100 kPa 0.03kg مطلوب است دما و کیفیت بخار:

$$v = \frac{30 \times 10^{-3}}{0.03} = 1$$

$$P_s = 100 \text{ kPa} \rightarrow \begin{cases} v_f = 0.001043 \\ v_g = 1.694 \end{cases}$$

$$v = v_f + x v_{fg} \rightarrow x = 0.59$$

$$T = 99.63^\circ C$$

که همان دمای اشباع در فشار ۱۰۰ کیلو پنسکال می‌شود.

مثال: در ظرفی به حجم 50lit آب در فشار 4MPa 0.9162kg مطلوب است دما:

$$v = \frac{50 \times 10^{-3}}{0.9162} = 0.05457$$

$$v_g \Big|_{P_s=4MPa} = 0.04978 < v \quad \text{پس فوق گرم است}$$

$$A.1.3., \begin{cases} v = 0.05457 \\ P = 4MPa \end{cases} \rightarrow T = 275^{\circ}C$$

مثال: در ظرفی به حجم 1.712kg, 100lit در دمای 350°C داریم مطلوبست فشار:

$$v = \frac{100 \times 10^{-3}}{1.712} = 0.0584$$

$$v_g \Big|_{T=350^{\circ}C} \stackrel{A.1.1}{\rightarrow} 0.008813 < v$$

$$A.1.3, \begin{cases} v = 0.0584 \\ T = 350 \end{cases} \rightarrow P = 4.5MPa$$

مثال: در ظرفی به حجم 146.08kg, 150 lit 1°B در فشار 5 MPa مطلوبست دمای آب؟

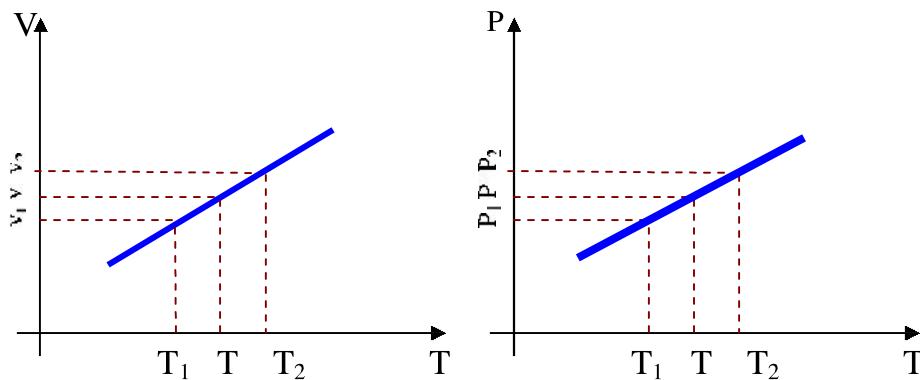
$$v = \frac{150 \times 10^{-3}}{146.08} = 0.0010268$$

$$A.1.2 \quad P_s = 5MPa \rightarrow v_f = 0.001263 < v$$

$$A.1.4, \begin{cases} v = 0.0010268 \\ P = 5MPa \end{cases} \rightarrow T = 80^{\circ}C$$

### دروندیابی از جداول

برای پیدا نمودن اعدادی که مثلاً دمای آنها مابین دمای دو نقطهٔ مجاور در جدول خواص ترمودینامیکی می‌باشند از درونیابی خطی استفاده می‌شود. برای این منظور فرض می‌گردد که خواص مورد نظر مابین این دو نقطهٔ بصورت خطی تغییر نماید با توجه به شکل خواهیم داشت:



شکل ۲-۲. درونیابی خصی خواص با توجه به مشخصات آن در دمای میان دو دمای موجود

$$v = v_1 + \frac{v_2 - v_1}{T_2 - T_1} = (T - T_1) \quad (5-2)$$

$$P = P_1 + \frac{P_2 - P_1}{T_2 - T_1} (T - T_1) \quad T = T_1 + \frac{T_2 - T_1}{P_2 - P_1} (P - P_1)$$

مثال: مطلوبست دما و حجم مخصوص مایع اشباع در فشار 0.223 MPa

P	T	$v_f$
0.2	120.23	0.001001
0.225	124	0.001004

$$T = 120.20 + \frac{124 - 120.23}{0.225 - 0.2} (0.223 - 0.2) = 123.7$$

$$v = 0.001001 + \frac{0.001004 - 0.001001}{0.225 - 0.2} (0.223 - 0.2) = 0.0010013$$

مثال: مطلوبست حجم مخصوص بخار فوق گرم در فشار 6 MPa و دمای 420°C

$$P = 6 \text{ MPa}$$

$$\begin{array}{ll} 400 & 0.04138 \\ 450 & 0.05214 \end{array} \rightarrow v = 0.049284$$

مثال: مطلوبست دمای بخار فوق گرم در فشار 5 MPa و حجم مخصوص 0.042

$$5 \text{ MPa}$$

$$275 \text{ } 0.04141$$

$$300 \text{ } 0.04532$$

$$T = 275 + \frac{300 - 275}{0.04532 - 0.04141} (0.042 - 0.04141) = 278.8^\circ\text{C}$$

مثال: مطلوبست حجم مخصوص بخار فوق گرم ورودی 670°C و فشار 7.2 MPa

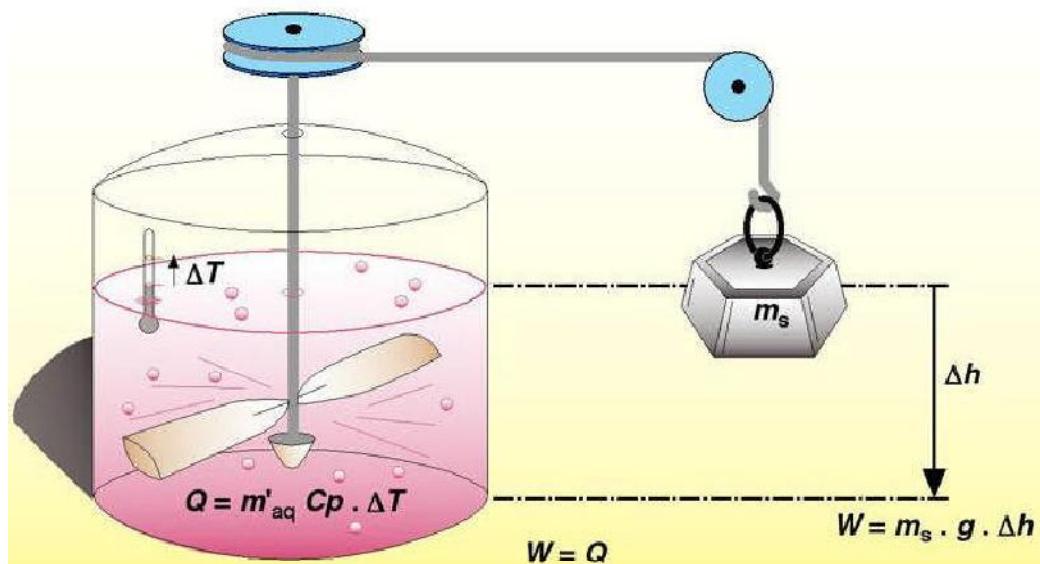
7 MPa		8 MPa	
T	v	T	v
600	0.05565	600	0.04845
700	0.06283	700	0.05481

$$v \Big|_{7,670^\circ\text{C}} = 0.060676 \quad v \Big|_{8,670} = 0.052902$$

$$v \Big|_{7.2, 670} = 0.05912$$

### فصل سوم: کار و گرما

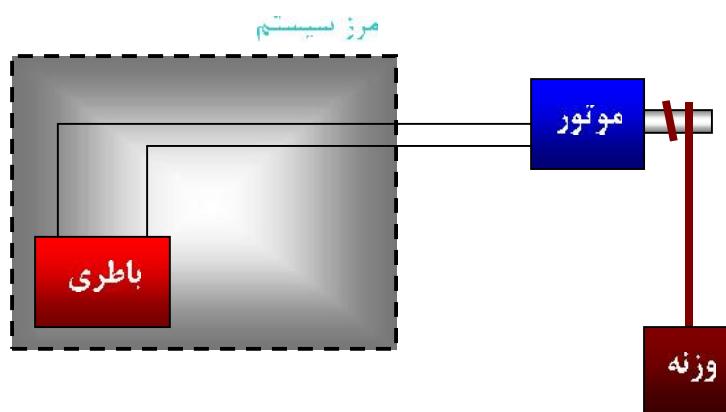
در شکل آزمایشی که توسط ژول برآمی برسی تبدیل انرژی طراحی شده است را مشاهده می‌کنید در طی این آزمایش با پایین رفتن وزنه انرژی پتانسیل آن (که اندازه‌ای معادل  $\Delta E = m_s g \Delta h$  دارد) ازد شده و بعده انجام کار (چرخش پره درون مایع درون ظرف) می‌شود و به همین میزان، مقدار انرژی داخلی مایع درون ظرف افزایش می‌یابد ( $\Delta E = m_{aq} \Delta T C_p$ ). در نتیجه انرژی مایع بالا رفته و درجه حرارت آن افزایش می‌یابد.



شکل ۳.۱ آزمایش ژول

تعریف کار:

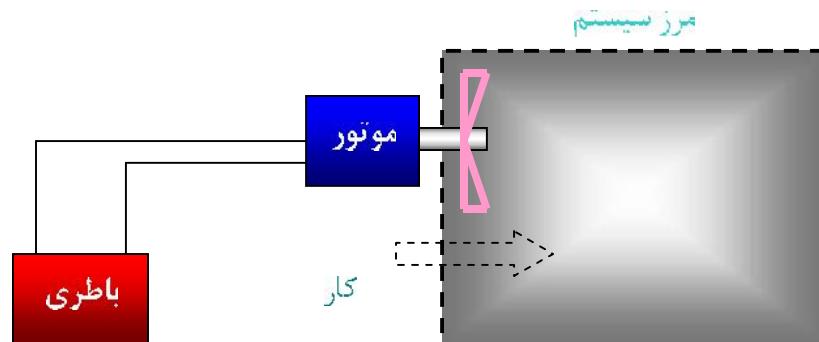
کار توسط سیستمی انجام می‌شود هرگذرا اثر منحصر به فرد آن (روی محیط یا روی سیستم دیگری) نه صورت بلند کردن وزنهای باشد. کار اگر توسط سیستم انجام شود علامت آن مثبت خواهد بود.



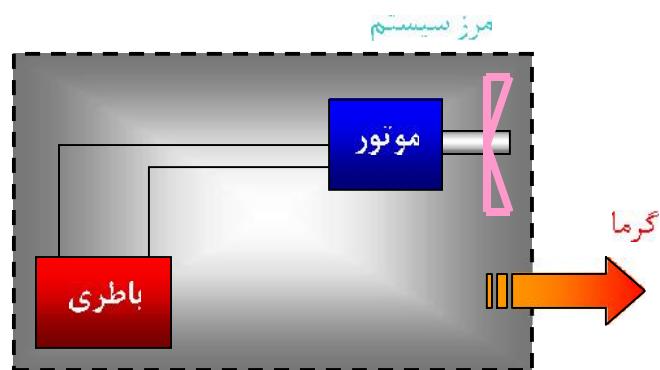
شکل ۳.۲ انجام کار توسط سیستم (کار مثبت)

نکته: اعلیٰ دانشجویان دلیل اصلی دقت و وسوسات در تعریف کار را درک نمی‌کنند، در فصل پنجم در مورد قانون دوم ترمودینامیک مشاهده خواهید کرد که کار نسبت به گرما انرژی بالارزشتری

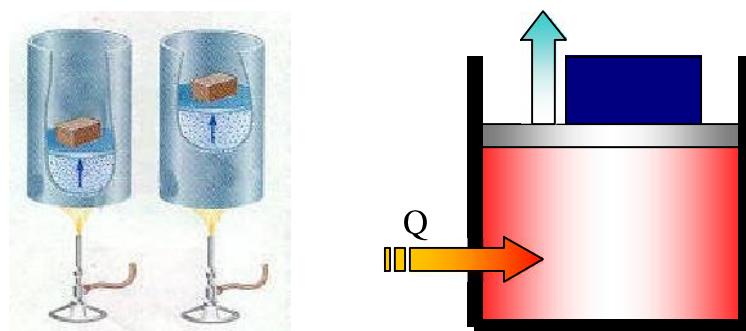
می‌باشد، یعنی به موجب قانون دوم ترمودینامیک نمی‌توان در یک سیکل یا موتور حرارتی تمام گرما را به کار تبدیل نمود در حالیکه عکس این مطلب امکن پذیر می‌باشد. لذا برای آنکه هنگام بررسی ماشین‌های حرارتی و برودتی از دیدگاه قانون دوم ترمودینامیک بتوان بین کار و گرما تفکیک قائل شد لازم است که تعریف دقیق‌تری مانند تعریف فوق‌الذکر از کار ارائه شود. ملاحظه می‌کنید که در شکل ۳-۴ با تغییر مرز سیستم نسبت به شکل ۳-۳ کار به گرما تبدیل شده است. تذکر: اگر حرارت به سیستم منتقل شود در محاسبات علامت آن مثبت در نظر گرفته می‌شود.



شکل ۳-۳. انجام کار بر روی سیستم (کار مفی)



شکل ۳-۴. تولید گرما در درون سیستم و انتقال گرما به بیرون از سیستم

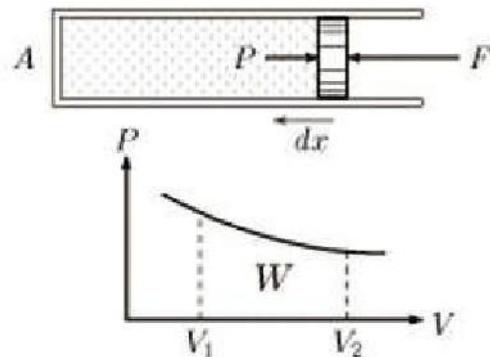


شکل ۳-۵. بالا رفتن پیستون و وزنه روی آن در اثر حرارت دادن به سیلندر

یک مثال دیگر بالا رفتن پیستون است که در سیلندر به گاز حرارت داده می‌شود و وزنه در اثر انسجام گاز بالا می‌رود.

### کار در فرآیند شبیه تعادلی:

در این فرآیند تغییرات فشار گاز به آهستگی انجام می‌شود بطوریکه در هر لحظه از فرآیند می‌توان فشار گاز را در داخل سیلندر نسبت به مکان ثابت فرض نمود.



شکل ۳-۶. کار شبه تعادلی در درون سیلندر

$$\delta_W = Fdl \quad (1-3)$$

$$\delta_W = PAdL = PdV = Pd(mv) = mPdv$$

در رابطه فوق  $A$ , به ترتیب تغییر مکان و سطح منطبق پیستون می‌باشند.

$$w_{1-2} = \int Pdv \quad (2-3)$$

وقتی می‌توان ازتابع فوق انتگرال گرفت که  $P = f(v)$  تعریف شده باشد و آن وقتی است که بتوان منحنی را برای تمام نقاط سیستم رسم کرد (از وضعیت کل سیستم در هر لحظه اطلاع داشت). اگر مسیری می‌نشود کاری ممی‌تواند صورت بگیرد

### (a) فرآیند حجم ثابت

$$w_{1-2} = \int Pdv = 0 \quad (3-3)$$

### (b) فرآیند فشار ثابت (با در نظر گرفتن رفتار گاز کامل)

$$w_{1-2} = P(V_2 - V_1) = mR(T_2 - T_1) \quad (4-3)$$

### (c) فرآیند دما ثابت یا ایزوترمال برای گاز کامل (یعنی $PV=Const$ )

$$w_{1-2} = \int_{V_1}^{V_2} \frac{const}{V} dV = const \ln \frac{V_2}{V_1} = P_1 V_1 \ln \frac{V_2}{V_1} = P_2 V_2 \ln \frac{V_2}{V_1} \quad (5-3)$$

## (d) فرآیند پلیتروپیک

$$PV^n = \text{const} \quad (6-3)$$

$$\begin{aligned} P = \frac{\text{Const}}{V^n} \rightarrow W_{1-2} &= \int \frac{\text{Const}}{V^n} dV = \int \text{Const} V^{-n} dV = \frac{1}{1-n} \text{Const} V^{1-n} \Big|_{V_1}^{V_2} \\ &= \frac{\text{Const}}{1-n} [V_2^{1-n} - V_1^{1-n}] = \frac{P_1 V_1^n}{1-n} [V_2^{1-n} - V_1^{1-n}] \\ W_{1-2} &= \frac{P_2 V_2 - P_1 V_1}{1-n} \quad n \neq 1 \end{aligned}$$

تشابه بین کار و گرما

۱. گرما و کار هر دو پدیدهای انتقالی هستند سیستم هرگز حاوی گرما و کار نبوده ولی هر دو از مرز سیستم در اثر وقوع یک فرآیند متنفس می‌شوند.

۲. گرما و کار پدیدهای مرزی هستند و در مرز سیستم شناسائی می‌شوند.

۳. کار و گرما تابع مسیر بوده و دیفرانسیل کامل نمی‌باشند.

## فصل چهارم: قانون اول ترمودینامیک

### قانون اول ترمودینامیک

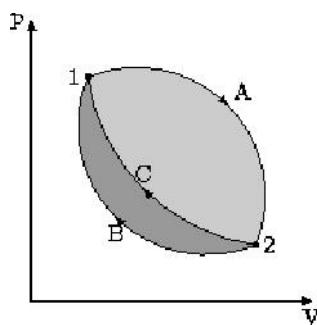
طی هر سیکل که سیستم می‌بیناید، انتگرال سیکلی گرما با انتگرال سیکلی کار متناسب است.  $J$  صربب تناسب و بستگی دارد به واحد بکار رفته برای کار و گرما در سیستم SI واحد  $J$  برابر ۱ است.

$$\oint \delta Q = J \oint \delta w \quad (1-4)$$

برای مثال فرض کنید سیستمی دو سیکل مجزا را طی می‌کند یعنی مطابق شکل ۴-۱ بکار میر ۱-۲ از طریق A طی شود و هنگام برگشت از طریق مسیر B ۱-۲ خی شود و در سیکل دوم مسیر ۱-۲ از طریق A طی گردد و هنگام برگشت از طریق مسیر C فرایند ۲-۱ انجام گردد خواهیم داشت

$$\begin{aligned} \int_{1A}^{2A} \delta Q + \int_{2B}^{1B} \delta Q &= \int_{1A}^{2A} \delta w + \int_{2B}^{1B} \delta w \quad \oint \delta w = \oint \delta Q \\ \int_{1A}^{2A} \delta Q + \int_{2C}^{1C} \delta Q &= \int_{1A}^{2A} \delta w + \int_{2C}^{1C} \delta w \\ \int_{2B}^{1B} \delta Q - \int_{2C}^{1C} \delta Q &= \int_{2B}^{1B} \delta w - \int_{2C}^{1C} \delta w \\ \Rightarrow \int_{2B}^{1B} (\delta Q - \delta w) &= \int_{2C}^{1C} (\delta Q - \delta w) = \int_{\text{بروی عصر نظریه}}^{1C} (\delta Q - \delta w) = \int dE \Rightarrow \delta Q - \delta W = dE \end{aligned} \quad (2-4)$$

نتیجه: برای یک سیستم بسته اختلاف گرمای مبادله شده و کار انجام شده روی هر مسیر دلخواه برابر مقداری مانند  $dE$  که خاصیت سیستم بوده و فقط بستگی به نقاط ابتدائی و انتهایی آن فرایند دارد.

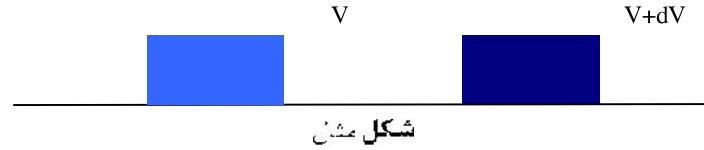


شکل ۴-۱. مسیرهای طی شده حین اجتم کر

مثال: فرض کنید جسمی به جرم  $m$  را با نیروی  $F$  از سرعت  $V$  به  $V+dV$  پرسانیم آنگاه

$$\delta Q = 0$$

$$\delta w = -Fdx = -madx = -m \frac{dV}{dt} dx$$



شکل ۳-۱.

$$\delta w = -m \frac{dV}{dx} \frac{dx}{dt} \cdot dx \rightarrow \delta w = -m V dV \rightarrow w = -\frac{1}{2} m (V_2^2 - V_1^2)$$

که از جنس انرژی جنبشی است، آنگاه با توجه به صفر بودن مقدار گرمایی توان نوشته:

$$\delta Q - \delta w = \Delta E \rightarrow +\frac{1}{2} m (V_2^2 - V_1^2) = E_2 - E_1 = K.E_2 - K.E_1$$

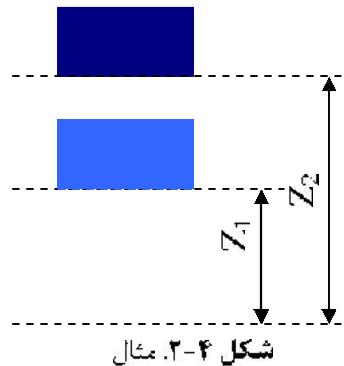
(Kinetic Energy) **K** علامت انرژی جنبشی است

مثال: تغییر حالت فقط و فقط تغییر ارتفاع است. کار و گرمای را حساب کنید.

$$\delta Q = 0, \delta w = -F dy = -mg dy \rightarrow w = -mg(z_2 - z_1)$$

$$W_{1-2} = E_2 - E_1 = P.E_2 - P.E_1 = mg(z_2 - z_1)$$

معروف انرژی پتانسیل (Potential Energy) **PE** است.



شکل ۴-۲. مثال

### قانون اول ترمودینامیک بصورت تفکیک شده

اکنون با توجه به نقاط فوق مقدار انرژی **E** را با سه قسمت **U**, **KE**, **PE** نشان می‌دهیم.

$$\delta Q - \delta W = dU + dKE + dPE$$

$$dE = dU + dKE + dPE$$

**U**: نشانگر انرژی داخلی (Internal Energy) می‌باشد که شامل انرژی ناشی از موارد زیر می‌شود:

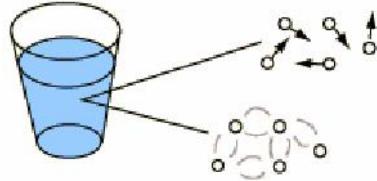
۱. انرژی جنبشی مولکولها: انتقالی، دورانی

۲. انرژی ارتعاشی مولکولها.

۳. انرژی پتانسیل ناشی از نسروهای بین مولکولی.

۴. انرژی حاصل از سوختن (انرژی شیمیائی).

۵. انرژی هسته‌ای



شکل ۳-۴. انرژی داخلی درون آب

عبارت قانون اول برای یک فرآیند

$$Q_{1-2} = U_2 - U_1 + \frac{1}{2} m(V_2^2 - V_1^2) + W_{1-2} + mg(z_2 - z_1) \quad (3-4)$$

$$u = \frac{U}{m} \quad [kg] \quad \text{انرژی داخلی واحد جرم} \quad (4-4)$$

$$u = u_f + x u_{fg} \quad (5-4)$$

$$u = u_g - (1-x)u_{fg}$$

$$u = \Psi(v, P)$$

$$P = f(v, u)$$

توجه کنید که انرژی داخلی نیز تابع دو خاصیت دیگر متنند  $P$ ,  $v$  است همانطور که فشار می‌تواند تابع انرژی داخلی و حجم مخصوص باشد.

### تعريف آنتالپی (Enthalpy)

هنگام نوشن قانون اول ترمودینامیک برای بسیاری از فرآیندهای ترمودینامیکی بخصوص در حالت سیستم‌های باز عبارتی بصورت ترکیبی از سه خاصیت سیستم می‌آمد به این ترتیب برای تحلیل بسیاری از فرآیندها تعريف خاصیت جنبدهی بصورت زیر کار را راحت‌تر خواهد نمود.

$$H = U + PV \quad (6-4)$$

$$h = u + Pv \quad \text{آنالپی واحد جرم} \quad (7-4)$$

یا همان آنتالپی خاصیت سیستم استه چون  $P$ ,  $v$ ,  $u$  هر سه خاصیت سیستم هستند.

مثال: می‌خواهیم انرژی داخلی آمونیاک را در  $40^\circ C$ - را حساب کنیم:

$$\left\{ \begin{array}{l} h_g = 1389 \\ v_g = 1.55 \quad u = h - Pv = 1389 - (71.77)(1.55) \\ P = 71.77 kPa \end{array} \right.$$

مثال:

$$P = 700 kPa \quad H_2O$$

$$1kg, 65^\circ C \quad Q_{1-2} = U_2 - U_1 + W_{1-2}$$

$$P_2 = 75 kPa$$

مایع متراکم است، چون در  $65^\circ C$  فشار برابر 25.03 باید باشد

$$\Rightarrow U_2 = U_1 \Rightarrow u_2 = u_1$$

$$\text{مترکم} \quad u = u_f = \text{انشاع در دمای مسئله} = 272.02 \frac{kJ}{kg}$$

$$u_2 = u_1 = 272.02 \frac{kJ}{kg} \rightarrow \begin{cases} P = 15 kPa \\ u_2 = 272.02 \Rightarrow T_2 = ? \end{cases}$$

چون  $u_2$  بین  $u_f$  و  $u_g$  است پس دو فازی است

$$P = 15 kPa \rightarrow \begin{cases} u_f = 225.92 \\ u_g = 2448.7 \end{cases}$$

$$272.02 = 225.92 + (x)(2448.7 - 225.92) \rightarrow x = 0.021$$

$$v = v_f + x v_{fg}$$

$$v = 0.00104 + (0.021)(10.02 - 0.001) = 0.211$$

$$V = mv = (1)v = v = 0.211 m^3$$

### آنالیز برای گاز ایده‌آل

$$h = u + Pv \quad (8-4)$$

$$\left\{ \begin{array}{l} u = g(T) \\ Pv = RT = f(T) \end{array} \right\} \Rightarrow h = \psi(T) \quad (9-4)$$

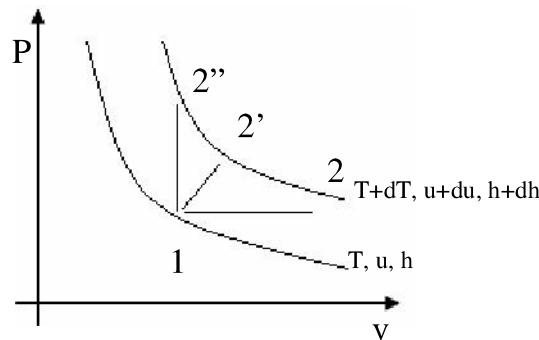
بنابراین آنالیز گاز ایده‌آل هم فقط تابعی است از دما.

### گرمای ویژه گاز ایده‌آل بر حسب واحد جرم

$$C_V = \left( \frac{\partial u}{\partial T} \right)_V \Rightarrow C_V = \frac{du}{dT} \Rightarrow du = C_V dT \quad (10-4)$$

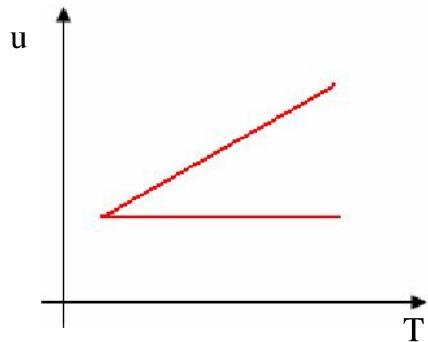
اگر گز ایده‌آل نبشد خواهیم داشت:  $dh = \left( \frac{\partial h}{\partial T} \right)_p dT + \left( \frac{\partial h}{\partial p} \right)_T dP$  چنانچه گاز ایده‌آل باشد

آنگاه  $\left( \frac{\partial h}{\partial P} \right)_T$  برابر صفر می‌گردد و داریم  $dh = C_p dT$ . برای تعریف  $C_p$  به رابطه (13-4) مراجعه نمایید.



شکل ۴. تغییر آنالیزی و انرژی در گاز ایده‌آل

در فرآیندهای "2-1-2'، 1-2، 1-2' مقادیر  $dh$  برای رفتار گار کامل ثابت می‌مانند چون تغییرات دما در این فرآیندها مشابه است.



شکل ۵-۴. تغییرات انرژی داخلی با دما

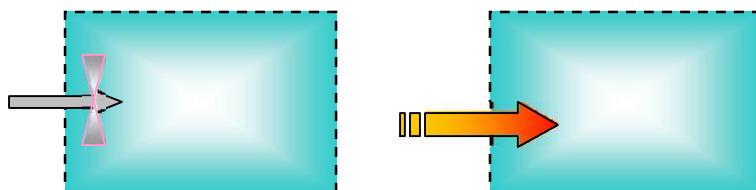
#### گرمای ویژه گاز ایده آل (ادامه)

همانطور که از شکل مشاهده می‌شود تغییرات انرژی داخلی با دما برای گاز ایده‌آل خطی است. بنابراین گرمای ویژه ثابت می‌ماند. گفته‌یم که انرژی داخلی گازها در حالت کلی ناشی از انرژی حبسی، انتقال و دورانی آنهاست. در حالت رفتار گاز ایده‌آل (آلمانی) مولکول‌ها مستقل از یکدیگر در نظر گرفته شده و صرفاً انرژی جنبشی انتقالی گاز تک اتمی در نظر گرفته می‌شود که متناسب با دما تغییر می‌کند.

#### گرمای ویژه در حجم ثابت

$$C_v = \left( \frac{\partial u}{\partial T} \right)_{v} \quad (11-4)$$

تعریف



شکل ۶-۴. انتقال گار و گرمابه سیستم (علامت گرم مثبت و علامت گار منفی در نظر گرفته می‌شود).

$$Q = u_2 - u_1 + w \quad (12-4)$$

$$Q = u_2 - u_1 \quad -w = u_2 - u_1$$

$$C_v = \frac{\partial u}{\partial T} = \frac{\delta Q}{\delta T} \quad C_v = \frac{\delta w}{\delta T} = \frac{\partial u}{\partial T}$$

#### گرمای ویژه در فشار ثابت

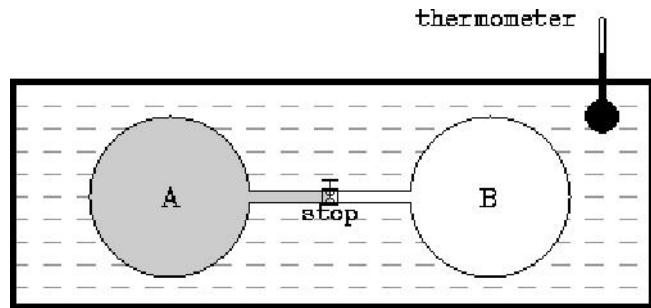
$$C_p = \left( \frac{\partial h}{\partial T} \right)_{p} \quad (13-4)$$

## آزمایش ژول

در حالت کلی انرژی داخلی تابع دو خاصیت مستقل مانند  $T$ ,  $P$  است ولی در رفتار گاز آلمانی می‌توان فرض نمود که انرژی داخلی صرفاً تابع دما باشد. آزمادش ژول صحبت فرض فوق را اثبات می‌نماید.

$$\text{انرژی داخلی برای گاز واقعی: } u = f(T, P) \quad (14-4)$$

برای گاز ایده‌آل  $u = g(T)$



شکل ۷-۴. آزمیش ژول

فرض کنید که دو مخزن  $A$ ,  $B$  در یک حمام آب قرار گرفته‌اند هنگامی که شیر باز می‌شود هوا از مخزن  $A$  به مخزن  $B$  می‌رود ولی دماغی نمی‌کند بنابراین گرمائی از دو مخزن به آب منتقل نمی‌گردد:

$$Q = u_2 - u_1 + w \quad (Q = 0, w = 0) \quad (15-4)$$

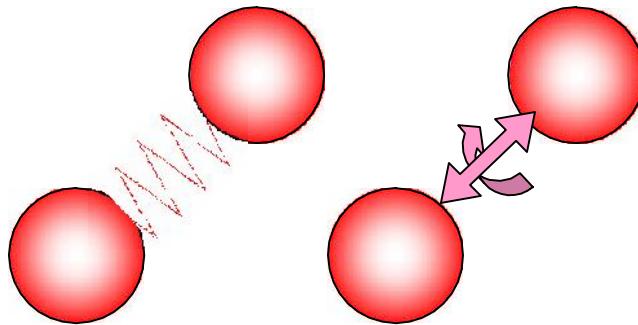
$$\rightarrow u_2 = u_1$$

$$\rightarrow u \neq \psi(P, V) \rightarrow u = g(T)$$

بنابراین انرژی هوا فقط تابعی از دما می‌باشد و چون هم فشار و هم حجم تغییر کرده ولی انرژی داخلی ثابت مانده بنابراین  $u$  تابعی از  $P$ ,  $V$  نیست.

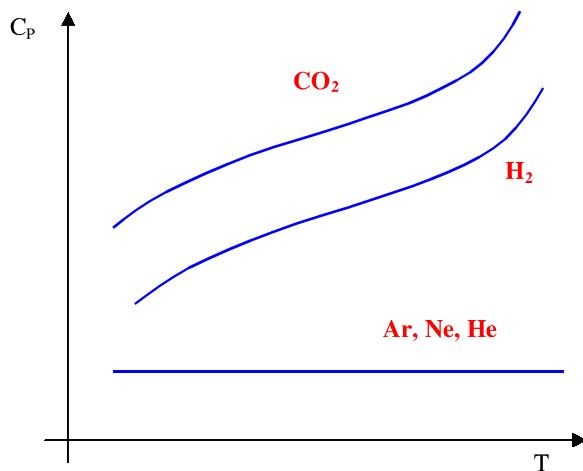
## تغییرات گرمای ویژه با دما

انرژی داخلی گاز تک اتمی فقط ناشی از انرژی جنبشی مولکولی است که آن هم متناسب با دما تغییر می‌کند پس:  $C_v = \frac{\partial u}{\partial T} = Const.$ ,  $u \sim T$ . انرژی داخلی گاز دو اتمی یا چند اتمی تابعی از انرژی جنبشی مولکولی و همچنین ارتعاشی و دورانی مولکولی می‌باشد.



شکل ۸-۴. مدل ارتعاشی گاز

نفرمایی های ارتعاشی و دورانی در دمای بالا فاثیر بیشتری بر روی کل انرژی داخلی دارد بنابراین با افزایش دما  $C_v$  یا  $C_p$  نیز باید افزایش یابد.



شکل ۹-۴. تغییرات گرمای ویژه با دما

یک رابطه بسیار مهم بین  $C_{v_0}$  و  $C_{P_0}$  به ترتیب گرمای ویژه در فشار ثابت و حجم ثابت گاز آرامی می‌باشد.

$$h = u + Pv \quad (16-4)$$

$$dh = du + d(Pv)$$

$$dh = du + d(RT) = du + RdT$$

$$C_{P_0}dT = C_{v_0}dT + RdT$$

$$C_{P_0} - C_{v_0} = R$$

طرق محاسبه اختلاف انرژی داخلی و انتالپی گاز با رفتار گاز کامل  
فرض کنید  $h=h(T)$

روش اول: گرمای ویژه تابعی از دما نباشد:  $C_v \neq C_p = Const.$

جدول A.8 برای گازها ارائه شده است در دمای 300K

$$dh = \int C_{P_0} dT \rightarrow h_2 - h_1 = C_{P_0} (T_2 - T_1) \quad (17-4)$$

روش دوم: تابع تغییرات  $C_P$  و  $C_V$  با دما از جدول A.9 استفاده شود.

$$dh = \int_{T_1}^{T_2} C_{P_0} dT \quad (18-4)$$

روش سومه از جدول A.10 و A.11 نیز می توان استفاده کرد، دراین جدول مقادیر  $h$  در هر دما نسبت به دمای مرجع  $25^\circ\text{C}$  داده شده است. فرض شده انتلپی در 25 صفر باشد. با استفاده از

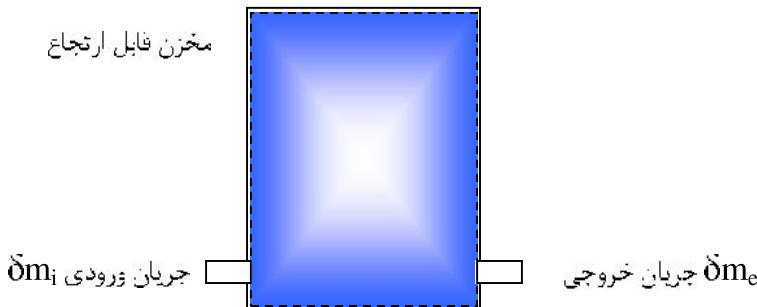
$$\text{انتگرالگیری از رابطه } dh = \int_{25}^T C_{P_0} dT \text{ مقادیر } h \text{ محاسبه شده است:} \quad (19-4)$$

$$h_T = \int_{T_o}^T C_{P_0} dT \quad (20-4)$$

$$h_{T_2} - h_{T_1} = \int_{T_o}^{T_2} C_P \cdot T - \int_{T_o}^{T_1} C_{P_0} dT \quad (21-4)$$

از نظر کارائی به ترتیب روش سوم، سیس روش دوم و بعد روش اول دارای دقیق‌تری می‌باشند.

### قانون بقاء جرم برای حجم کنترل



شکل ۴-۱۰. تبدیل جرم حجم کنترلی به محیط اطراف

قانون بقاء جرم برای سیستم:

$$\frac{dm_{sys}}{dt} = 0 \quad (21-4)$$

خط چین مرز حجم کنترل	سیستم و حجم کنترل در زمان $t$
جرم سیستم در لحظه $t$	(جرم داخل مخزن + جرم ورودی)
$m_t + \delta m_i -$	
$m_{t+\delta t} + \delta m_e =$	(جرم مخزن + جرم خروجی)

از بقاء جرم

$$m_{t+\delta t} + \delta m_e = m_t + \delta m_i \quad (22-4)$$

$$(m_{t+\delta t} - m_{\delta t}) + (\delta m_e - \delta m_i) = 0$$

$$\lim_{\delta t \rightarrow 0} \frac{m_{t+\delta t} - m_{\delta t}}{\delta t} = d \frac{m_{C.V.}}{dt}$$

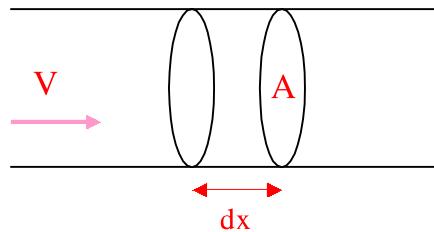
$$\lim_{\delta t \rightarrow 0} \frac{\delta m_e}{dt} = \dot{m}_e$$

$$\lim_{\delta t \rightarrow 0} \frac{\delta m_i}{dt} = \dot{m}_i$$

اگر چندین جریان ورودی و خروجی داشته باشیم، قانون بقا جرم برای حجم کنترل بصورت زیر خلاصه می‌گردد:

$$\frac{dm_{C.V.}}{dt} + \sum \dot{m}_e - \sum \dot{m}_i = 0 \quad (23-4)$$

محاسبه دبی برای جریان یک بعدی یکنواخت در لوله ها



شکل ۴.۱۱. جریان عبوری از مقطع یک لوله

$$\delta m = \frac{dV'}{v} = \frac{Adx}{v} \quad (24-4)$$

$V'$  حجم سیال در فاصله  $dx$  است، برای موضع ثابت خواهیم داشت:

$$\frac{\delta m}{\delta t} = \frac{A}{v} \frac{dx}{dt} \quad (25-4)$$

$$\dot{m} = \frac{\delta m}{\delta t} = \frac{AV}{v}$$

مثال:

$$\longrightarrow 0.1 \text{ m/s}$$

شکل ۴.۱۲-۴. مثال

$$D = 0.2m$$

$$\vec{V} = 0.1 \text{ m/s}$$

$$\left| \begin{array}{l} 25^\circ C \\ 150 kPa \end{array} \right.$$

$$\bar{m} = \frac{A\bar{V}}{v}, v = \frac{RT}{P} = \frac{0.287 \times 298.2}{150} = 0.5705 m^3/kg$$

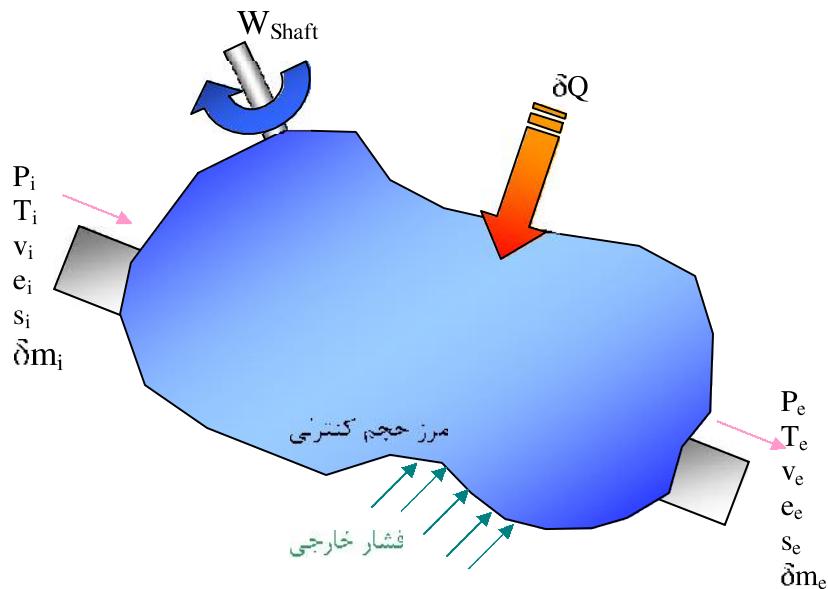
$$A = \frac{\pi}{4} d^2 = 0.0314 m^2$$

$$\bar{m} = \frac{0.0314 \times 0.1}{0.5705} = 0.0055 kg/s$$

اصل بقاء انرژی (قانون اول ترمودینامیک) در مورد حجم کنترل

$$Q_{1-2} = E_2 - E_1 + W_{1-2} \quad (26-4)$$

مرز حجم کنترل و سیستم می‌تواند تعییر کند بنابراین کار مرز متحرک تیز در حالت کلی می‌تواند وجود داشته باشد.



شکل ۴-۱۳. تبادل انرژی با محیط پیرامون حجم کنترلی

انرژی سیستم در لحظه  $t =$  انرژی حجم کنترل در لحظه  $t +$  انرژی جرم ورودی.

$$E_t + e_i \delta m_i$$

انرژی سیستم در لحظه  $t + \delta t =$  انرژی حجم کنترل در لحظه  $(t + \delta t) +$  انرژی جرم حروجی.

$$E_{t+\delta t} + e_e \delta m_e$$

$$E_2 - E_1 = (E_{t+\delta t} - E_t) + (e_e \delta m_e - e_i \delta m_i)$$

جریان خالص "جویی" که می‌زد  $\delta t$  از سطح کنترل عبور می‌کند.

$$P_i V_i = P_e V_e = P_i v_i \delta m_i = \text{کار خروج} \cdot \text{کار ورود جرم} \quad (27-4)$$

$$\delta W = \delta W_{C.V.} + P_e v_e \delta m_e - P_i v_i \delta m_i \quad (28-4)$$

در رابطه فوق ترم  $W_{cv}$  شامل مجموع کار محوری و کار مرز متحرک توسط حجم کنترل می باشد

$$\frac{\delta Q}{\delta t} + \frac{\delta m_i}{\delta t}(e_i + P_i v_i) = \frac{E_{t+\delta t} - E_t}{\delta t} + \frac{\delta m_e}{\delta t}(e_e + P_e v_e) + \frac{\delta W_{cv}}{\delta t} \quad (29-4)$$

$$e + Pv = u + \frac{V^2}{2} + gz + Pv = h + \frac{V^2}{2} + gz \quad (30-4)$$

$$\frac{\delta Q}{\delta t} + \frac{\delta m_i}{\delta t}(h_i + \frac{V_i^2}{2} + gz_i) = \frac{(E_{t+\delta t} - E_t)}{\delta t} + \frac{\delta m_e}{\delta t}(h_e + \frac{V_e^2}{2} + gz_e) + \frac{\delta W_{cv}}{\delta t} \quad (31-4)$$

$$\frac{\delta Q}{\delta t} = \dot{Q}_{cv}. \quad (32-4)$$

تغییرات زمانی انرژی حجم کنترل:

$$\frac{d}{dt} \frac{(E_{t+\delta t} - E_t)}{\delta t} = \frac{dE_{cv.}}{dt} \quad (33-4)$$

$$\frac{d}{dt} \frac{\delta W_{cv.}}{\delta t} = \dot{W}_{cv.} \quad (34-4)$$

$$\frac{d}{dt} \left[ \frac{\delta m_i}{\delta t} (h_i + \frac{V_i^2}{2} + gz_i)_c \right] = \dot{m}_i (h_i + \frac{V_i^2}{2} + gz_i) \quad (35-4)$$

فرض کردیم که خواص جرمها در ورود و خروج با زمان تعییر نکنند.

$$\frac{d}{dt} \left[ \frac{\delta m_e}{\delta t} (h_e + \frac{V_e^2}{2} + gz_e)_c \right] = \dot{m}_e (h_e + \frac{V_e^2}{2} + gz_e) \quad (36-4)$$

اگر چندین جریان ورودی و خروجی داشته باشیم

$$\dot{Q}_{cv.} + \sum \dot{m}_i (h_i + \frac{V_i^2}{2} + gz_i) = \frac{dE_{cv.}}{dt} + \sum \dot{m}_e (h_e + \frac{V_e^2}{2} + gz_e) + \dot{W}_{cv.} \quad (37-4)$$

فرآیند حالت دائمی جریان دائمی

### Steady State Steady Flow (SSSF)

فرضیات

۱. حجم کنترل نسبت به چارچوب مختصات حرکتی نمی کند. پس کار مرز متحرک ندارد.

۲. همانند جرم داخل حجم کنترل حالت جرم در هر نقطه از حجم کنترل بارمزن تغییر نمی کند

پس:

$$\frac{dE_{cv.}}{dt} = 0 \text{ و } \frac{dm_{cv.}}{dt} = 0 \quad (38-4)$$

در نتیجه:

$$\sum \dot{m}_i = \sum \dot{m}_e \quad (39-4)$$

و

$$\dot{Q}_{cv.} + \sum \dot{m}_i (h_i + \frac{V_i^2}{2} + gz_i) = \sum \dot{m}_e (h_e + \frac{V_e^2}{2} + gz_e) + \dot{W}_{cv.} \quad (40-4)$$

۳. همانند جرم که از سطح کنترل عبور می کند شار جرم و حالت آن در هر نقطه از سطح کنترل با جریان تغییر نمی کند همچنین شدت گرما و شدت کار (توان) با زمان، ثابت است.  
با این فرض می توان رابطه فوق را در هر لحظه از زمان بنویسیم:  
اگر تنها یک جریان ورودی و خروجی داشته باشیم:

$$\dot{m}_i = \dot{m}_e = \dot{m} \quad (41-4)$$

$$\dot{Q}_{cv} + \dot{m}(h_i + \frac{V_i^2}{2} + gz_i) = \dot{m}(h_e + \frac{V_e^2}{2} + gz_e) + \dot{W}_{cv}. \quad (42-4)$$

با تعریف:

$$q = \frac{\dot{Q}_{cv}}{\dot{m}}, \quad w = \frac{\dot{W}_{cv}}{\dot{m}}. \quad (43-4)$$

قانون اول ترمودینامیک به شکل زیر تبدیل می گردد:

$$q + h_i + \frac{V_i^2}{2} + gz_i = h_e + \frac{V_e^2}{2} + gz_e + w \quad (44-4)$$

### فرآیند حالت یکنواخت - جریان یکنواخت

#### Uniform State Uniform Flow (USUF)

فرضیات

۱. حجم کنترل نسبت به چارچوب مختصات حرکتی نمی کند، پس کارمز متحرک نداریم.
۲. حالت جرم در هر نقطه از حجم کنترل ممکن است با زمان تغییر نماید ولی در هر لحظه حالت جرم در تمام مختصات داخل سیستم، یکسان است.
۳. حالت جرم در مرز سیستم با زمان ثابت است، اگرچه ممکن است مقدار نرخ جرم عبوری با زمان تغییر نماید.

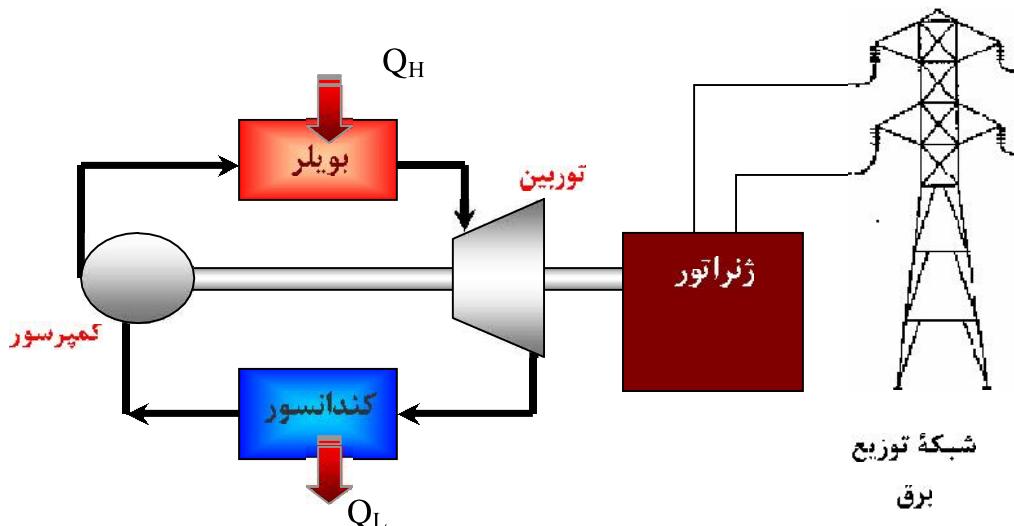
با اعمال فرضیات فوق قانون اول ترمودینامیک برای فرآیند USUF به شکل زیر خلاصه می گردد:

$$\begin{aligned} Q_{cv} + \sum m_i \left( h_i + \frac{V_i^2}{2} + gZ_i \right) \\ = \sum m_e \left( h_e + \frac{V_e^2}{2} + gZ_e \right) \\ + \left[ m_2 \left( u_2 + \frac{V_2^2}{2} + gZ_2 \right) - m_1 \left( u_1 + \frac{V_1^2}{2} + gZ_1 \right) \right] + W_{cv} \end{aligned} \quad (45-4)$$

### فصل پنجم؛ قانون دوم ترمودینامیک

در این فصل به بیان قانون دوم ترمودینامیک خواهیم پرداخت. برای این منظور دانشجو باید با برخی از تعاریف متدالو در ترمودینامیک آشنا گردد. برای این منظور قبل از پرداختن به ادامه بحث به بیان این تعاریف خواهیم پرداخت.

ماشین یا موتور حرارتی **Heat Engine**: سیستمی است که در یک سیکل کر می کند و کار و گرمابن محیط مبادله می کند بطوریکه کار خالص سیستم مثبت باشد مانند نیروگاه بخار، موتور اتومبیل و موتور جت



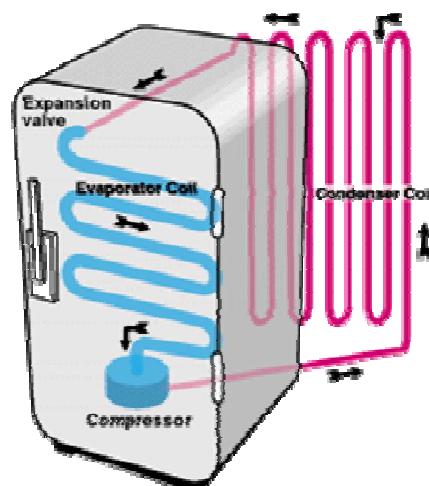
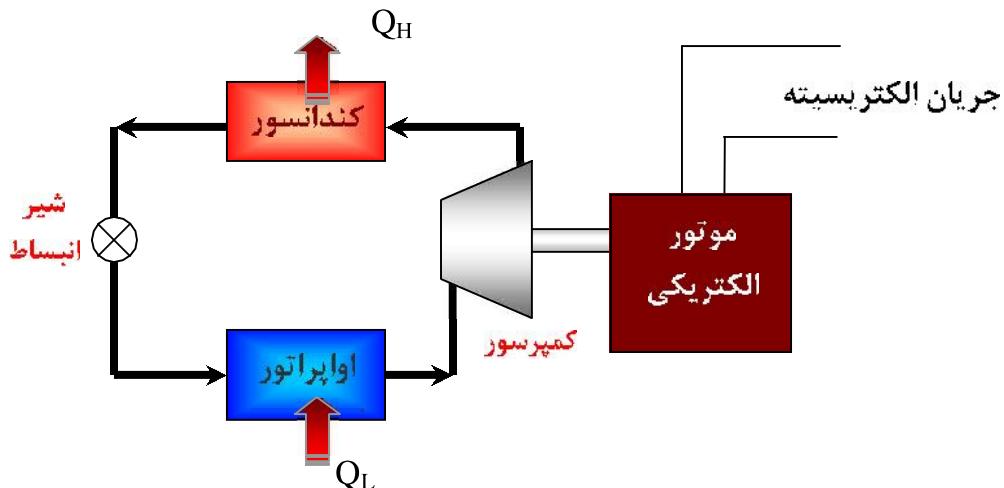
شکل ۱-۵. نیروگاه بخار و چرخه کاری آن

$$\oint \delta w = W_{Net} = W_T - W_P > 0 \quad (1-5)$$

$$\oint \delta Q = Q_H - Q_L$$

$Q_H$  مقدار حرارت داده شده،  $Q_L$  مقدار حرارت گرفته شده، لذا علامت در هنگام محاسبه اضافه می‌شود.

**پمپ حرارتی Heat Pump**: سیستمی است که در یک سیکل کار می‌کند و کار و گرما، با محیط مبادله می‌کند بطوریکه کار خالص منفی و حرارت مبادله شده خالص نیز منفی باشد. مانند سیکل یخچال و یا کولر گازی.



شکل ۲. چرخه یخچال

$$W_{Net} = -W_C < 0 \quad (2-5)$$

$$\oint \delta Q = -Q_H + Q_L$$

حرارت گرفته شده از سیستم،  $Q_L$  حرارت داده شده به سیستم  $Q_H$

**منبع حرارتی:** جسم یا سیستمی است که می‌توان از آن مقدار متنابهی گرمایی گرفت یا به آن داد بدون آنکه دمای آن تغییر کند. مانند جو یا دریاچه و نظایر آن، منبع حرارتی یک سیستم ایده‌آل و فرضی است یا سیستمی است با جرم بسیار بزرگ است بطوریکه:

$Q = mC_p(T_2 - T_1)$  گرفته شده از مبع با اختلاف دمای ناچیر مقدار متنابهی می‌شود.

در مورد نیروگاه دو منبع حرارتی در تبادل حرارتی با سیستم هستند یکی کوره یا شعله در تمدن با دیگ بخار دومی آب خنک کن کنالسور می‌باشد که "بته سیال گرم کننده (دود) و سیال سرد کننده (آب خنک کن)" در نمای غیر مستقیم با بخار آب تغییر دما می‌دهند یعنی دود سرد شده و از دودگش خارج و آب گرم شده و از کنالسور خروج می‌شود ولی به رحالت منبع حرارتی حالت ایده‌آل و حدی است که برای بیان قانون دوم ترمودینامیک از آن استفاده می‌کنیم و بعداً این قانون را به منبع حرارتی حقیقی تعمیم می‌دهیم.

### (Thermal Efficiency) راندمان یا بازده حرارتی

بازده با راندمان یک موتور گرمایی عبارتست از مقدار کاری که موتور انجام می‌دهد به مقدار انرژی گرمایی که باید صرف شود (هزینه می‌شود) تا این کار بذست اید به عبارت ریاضی

$$\eta_{th} = \frac{W_{net}}{Q_H} \quad (3-5)$$

با استفاده از قانون اول ترمودینامیک

$$\oint \delta Q = \oint \delta W \Rightarrow Q_H - Q_L = W_{net} \quad (4-5)$$

$$\eta_{th} = \frac{Q_H - Q_L}{Q_H} \rightarrow \eta_{th} = 1 - \frac{Q_L}{Q_H} \quad (5-5)$$

$$\text{برای } \eta_{th} = 100\% \Rightarrow Q_L = 0 \quad (6-5)$$

همانگونه که مشاهده می‌گردد برای داشتن بازده صد درصد باید مقدار  $Q_L$  مساوی صفر باشد که در بخش بعد خواهیم دید طبق قانون دوم ترمودینامیک غیر ممکن است هر چه  $\eta$  بزرگتر باشد بهتر است یعنی یا به ازاء مصرف گرمایی معینی کم بیشتری بذست آمده است.

### (Coefficient of Performance) تعريف ضریب کارائی برای پمپ حرارتی

ضریب کارائی پمپ حرارتی عبارتست از نسبت انرژی مفیدی که منتقل می‌گردد به مقدار انرژی (کاری) که صرف انتقال این انرژی می‌گردد. در سیستمهای تبرید انرژی مفید عبارتست از مقدار گرمایی که از محیط با دمای پایین منتقل می‌گردد به مقدار کاری که باید برای انتقال این انرژی صرف شود به عبارت دیگر

$$\beta_{ref} = \frac{Q_L}{W_c} = \frac{Q_L}{Q_H - Q_L} = \frac{1}{\frac{Q_H}{Q_L} - 1} \quad (7-5)$$

اگر از یک سیستم پمپ حرارتی به منظور گرمایش یک محیط استفاده شود در اینصورت انرژی مفید عبارتست از مقدار گرمایی که به محیط با دمای بالا منتقل می‌گردد به مقدار کری که باید برای انتقال این انرژی صرف شود به عبارت دیگر

$$\beta_{H,P} = \frac{Q_H}{W_c} = \frac{Q_H}{Q_H - Q_L} = \frac{1}{1 - \frac{Q_L}{Q_H}} \quad (8-5)$$

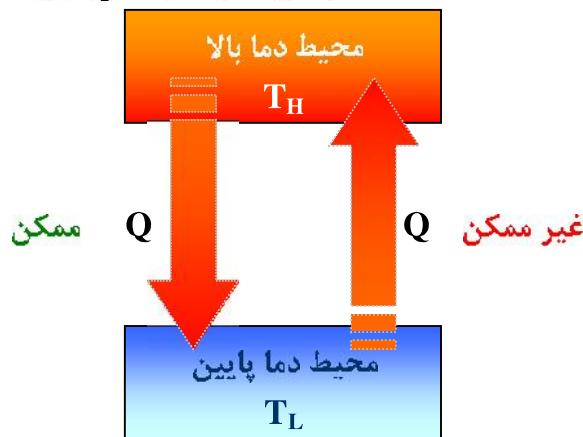
$$\beta_{H,P} = \frac{W_c + Q_L}{W_c} = 1 + \frac{Q_L}{W_c} \quad (9-5)$$

$$\beta_{H,P} = 1 + \beta_{ref}$$

هرچه  $\beta$  بزرگتر نشد بهتر است یعنی با صرف مقدار کار معینی گرمایی بیشتری از منبع حرارتی سرد گرفته شده با به منبع حرارتی گرم داده شده است. برای آنکه ضریب کرایی چرخه پمپ حرارتی بینهایت شود باید کار مورد نیاز مساوی صفر گردد که همانگونه که خواهیم دید حق قانون دوم غیر ممکن است ( $\beta = \infty \rightarrow W_c = 0$ ).

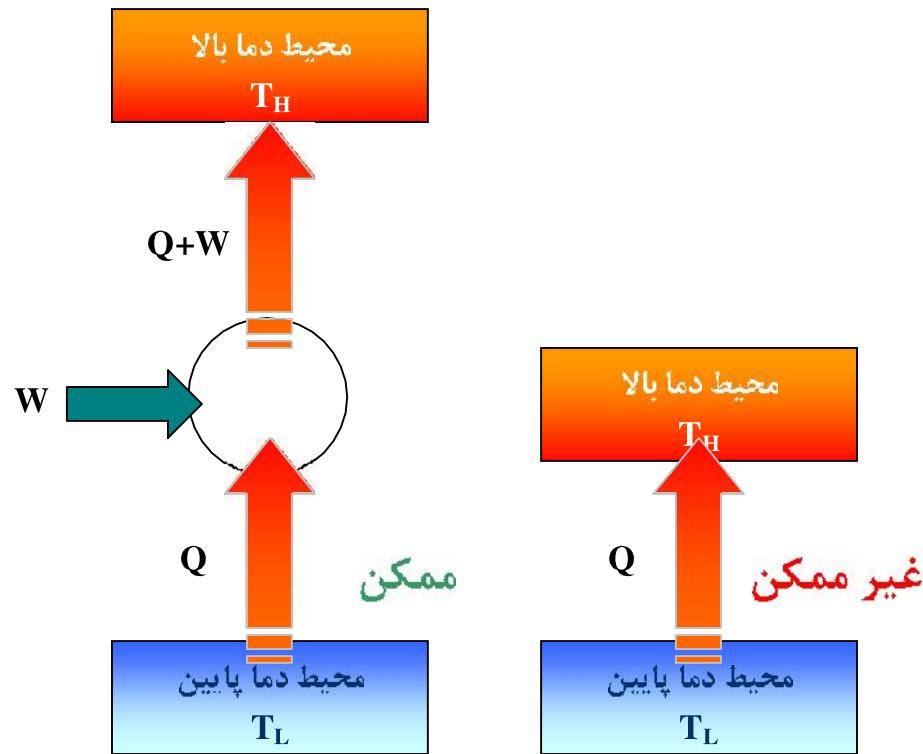
### بیان قانون دوم ترمودینامیک

برای دو سیستمی که در تبادل حرارتی قرار دارند و از محیط خارج منزولی هستند غیرممکن است که گرما از سیستم سرد (منبع در دمای پائین) به سیستم گرم (منبع در دمای بالا) انتقال باید بلکه فرآیند ممکن فرآیندی است که در آن انتقال حرارت از سوی منبع گرم به منبع سرد باشد.

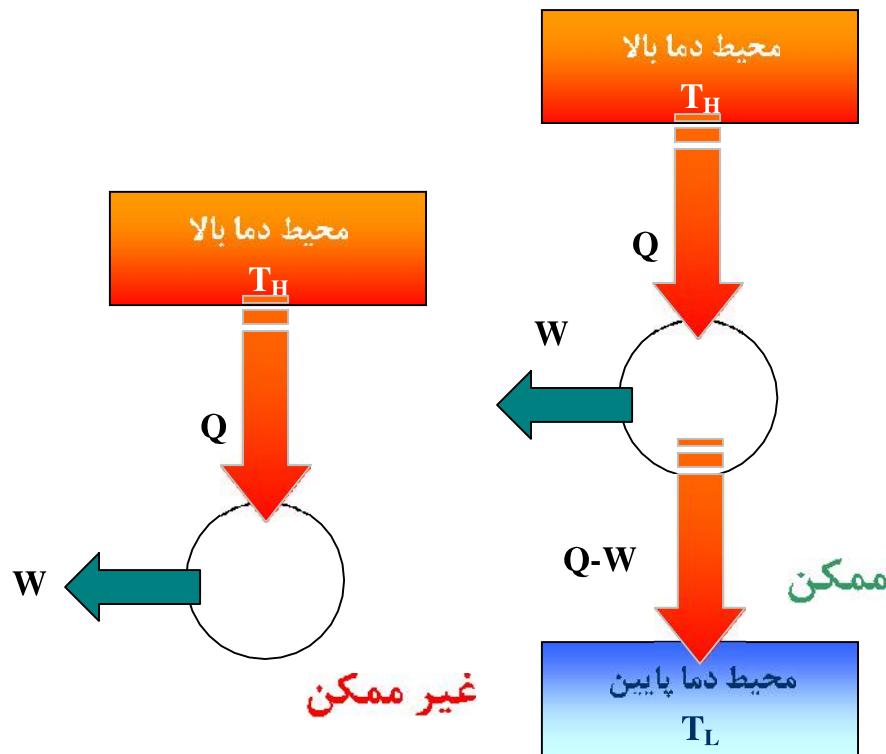


شکل ۵-۳، قانون دوم ترمودینامیک

بیان کلاسیوس: غیرممکن است که بتوان دستگاهی ساخت که در یک سیکل کرکند، حرارت از منبع سرد به منبع گرم منتقل کند و هیچ اثر دیگری روی محیط نگذارد بلکه دستگاه ممکن دستگاهی است که به منظور انتقال گرمای از محیط سرد به محیط گرم به آن کار بدهیم، بعبارت دیگر سیکل یخچال بدون کمیرسور غیرممکن است و یا ضریب عمنکرد بی تهایت غیرممکن است.



شکل ۵-۴. قانون دوم ترمودینامیک به بیان کلاسیوس



شکل ۵-۵. قانون دوم ترمودینامیک به بیان کلوین پلاتک