

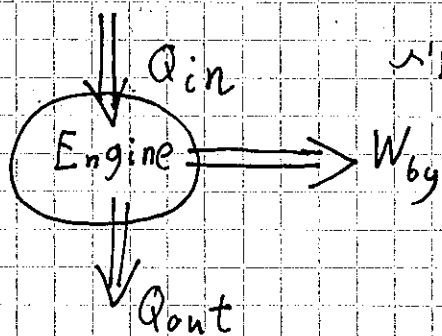
פיזיקה תרמית - תרגול 9

I מנוע סטירלינג

II מהירות הקול בגזים

I מנוע סטירלינג

כאיתם בסידור, ועם ראשו התרגול בספור שיעור, שאם נשקף תהליך תחמוך נאום 'תחזור' של מנוע כלשהו, נוכל לחשוב על כך כמנוע שמקבלת חום מהסביבה, מקבלת עבודה על סביבה אחרת ומקבלת חום לסביבה.



ה"מנוע" הוא מערכת תחמוך נאום

המבצעת תהליך תחזור.

בסוף כל תחזור הוא חוזר

למצבו ההתחלתי, ולכן נא

ה"מנוע" האנליטי היפניטי שלו

מתאם (כאן קיון התרגול של ספור שיעור). לכן, $\Delta U_{\text{engine}} = 0$

לכן, שיחור אנרגיה כללי מכתוב לנו שמתקיים:

$$Q_{in} = W_{by} + Q_{out}$$

מכניס חום למנוע, ואז ניתן להוסיף עבודה, המתייחסת לעבודה חום שנעשה היחידה.

כאיתם בסידור (נושא) עם כך עובד עבוד (הוא) של עולם

ללא ניתן לקבל $Q_{in} = W_{by}$ כלומר $Q_{out} = 0$ יש

"עבודה מקומלטי" שניתן להפיק והיתרון "מנוע" מנוע

עם לשמור האנרגיה של מאכלי החום

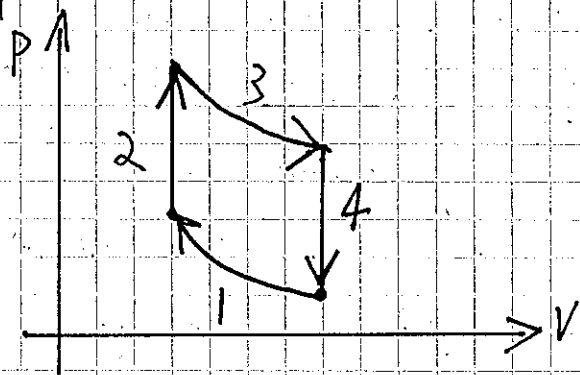
ניתן להפיק את היעילות של מנוע התור

$$\eta = \frac{W_{by}}{Q_{in}} = 1 - \frac{Q_{out}}{Q_{in}} < 1$$

היעילות לעולם קטנה מאותק!

כאמ"ם הכיתה את הפיתוח של מנוח קרנו. לומר
 שדרכתם מהי היעילות המקסימלית שיכולה להתקבל, נניח
 את המנוח של קרנו וכאמ"ם שאכן יכולתו היא בעלת
 יעילות מקסימלית. קבצ'יה קיאו שהוספק של מנוח קרנו
 הוא אופסי (זה מחיר של תהליך **הסיק** ← הוא לקח הכנה
 מאק צמן) * אנו נראה כעת מנוח יעיל ביותר, אך עם
 הייתרון שניתן לשלם את הוספק שלו במיקו מסוימת
 (את זה לא נראה כאן) אולי ניתן לקרוא את כק - Wikipedia

כצדק, המנוח קרנו היו 2 תהליכים איזותרמיים ושני
 תהליכים אדיאבטיים. אנו נבחר מנוח שבו שני תהליכים
 איזותרמיים ושני תהליכים איזוכוריים. יהיה תהליך המחזור



מחזורי:

- 1) קוחים את הגז בצומק לאמבט חום כק שהקוחים היא איזותרמית (חום יוצא, אמפנאופה קבועה T_C)
- 2) אמפנים את הגז את הנהם להיות קבוע ומצמקים לאמבט חום כק שהקוחים מתחממת (הנהם קבוע V_1)
- 3) מצמקים לאמבט חום, וזמנים לבוכנה להתפשט באופן איזותרמי (חום נכנס, אמפ קבועה T_H)
- 4) אמפנים את הנהם להיות קבוע ומצמקים לאמבט חום כק שהבוכנה מתקררת (הנהם קבוע V_2)

* על מנת להעריך חום המחזורים למחזורי והחזרה בצורה

הפיכה, אנו מוציאים חום רק בתהליכים איזותרמיים, כאשר
 למחזורי ולמאזר אותה אמפ (גם הפרש אינפיניטסימלי). יהיה כזה
 אורך צמן מאק אוק. (כפופרציות $\frac{1}{\Delta T}$, בכנס בין האמבט ΔT)
 למחזורי

כך מופק את היציאה, נניח שהטמפרטורה האווירית היא T_H וטמפרטורת המים היא T_C .
 סך האנרגיה f קרובת. חופף ונעשה מהו החום
 שבכנס ומדי הריבוקה שהמחזור היוצרה. הנתונים הם
 נכנס חום למחזור הם תהליכים 2: 1: 3. נכון:

$$dQ_{in} = dQ_2 + dQ_3 = [dU_2 - dW_{20}^{on}] + [dU_3 - dW_3^{on}] =$$

$$= dU_2 - dW_3^{on} = dU_2 + PdV_3 = dU_2 + \frac{Nk_B T_H}{V} dV_3$$

כאשר הטמפרטורה נכנסת $dU_3 = 0$ והתהליך הוא תהליך
 איזותרמי $(dU = \frac{f}{2} Nk_B dT = 0)$, והכך שהריבוקה התהליך 2
 מתאם כי התהליך איזותרמי: $dW_{on} = -PdV$

$$\Delta Q_{in} = \frac{f}{2} Nk_B (\Delta T) + Nk_B T_H \int_{V_1}^{V_2} \frac{dV}{V} \quad \Leftarrow$$

$$\boxed{\Delta Q_{in} = \frac{f}{2} Nk_B (T_H - T_C) + Nk_B T_H \ln\left(\frac{V_2}{V_1}\right)}$$

הריבוקה הכוללת נעשה בתהליכים האיזותרמיים:

$$dW^{by} = dW_1^{by} + dW_3^{by} (+ dW_2^{by} + dW_4^{by}) = +PdV_1 + PdV_3$$

(התהליכים האיזותרמיים $dV_2 = dV_4 = 0$ כי $= 0$)

$$dW^{by} = \frac{Nk_B T_C}{V} dV_1 + \frac{Nk_B T_H}{V} dV_3$$

$$\Rightarrow \boxed{\Delta W^{by} = Nk_B \left[T_C \int_{V_2}^{V_1} \frac{dV}{V} + T_H \int_{V_1}^{V_2} \frac{dV}{V} \right]} = \boxed{Nk_B (T_H - T_C) \ln\left(\frac{V_2}{V_1}\right)}$$

Net work done by the engine:

$$\eta = \frac{\Delta W^{by}}{\Delta Q^{in}} = \frac{Nk_B (T_H - T_C) \ln\left(\frac{V_2}{V_1}\right)}{\frac{f}{2} Nk_B (T_H - T_C) + Nk_B T_H \ln\left(\frac{V_2}{V_1}\right)}$$

נסמן $\gamma \equiv \frac{V_2}{V_1} > 1$ את יחס הנפחים (יחס הקצויה)

אם היצילות של מנוע קרנו
 הבודד בין אלוטם אומקל' קום $\eta_c = 1 - \frac{T_C}{T_H}$ (ב)

$$\eta_s = \eta_c \cdot \frac{1}{1 + \eta_c \cdot \frac{f}{2 \ln(\gamma)}}$$

↓
sterting

צ'3

כאשר $\gamma = \frac{V_2}{V_1} \rightarrow \infty$ מקבלים כי $\frac{1}{\ln(\gamma)} \rightarrow 0$

ומקבלים בתוצרה את היצילות של מנוע קרנו. אובדן התהליך
 הנה, אט מקלים הנה מאן בהתבטאות וקצויה
 איזו-תחמים, שבהם אומטו מתחילים קום ג'ין והמחזור
 ג'ין מאכבים עם הפדש אמפסלרה אינפיניטסימליים.
 בקומה למנוע קרנו, זהו תהליך עם הספק אפס,
 שכן הוא אורך זמן אינסופי.

מא' קק, כאשר $\gamma = \frac{V_2}{V_1} \rightarrow 1$ מקבלים $\frac{1}{\ln(\gamma)} \rightarrow \infty$

והיצילות של המנוע שואפת לאפס. מצד שני, במצב
 הנה תהליכי ההתבטאות והקצויה הם מאן קצרים, כי
 גם הנפחים הוא קטן. זה מאפשר לנו להגדיל את ההספק
 כי נגלה פתור זמן בהתבטאות והקצויה האינפיניטסימליים.
 אגם, מצד שלישי, בגלל שיחס הנפחים הוא קטן, נצטרך לבצע
 את התהליך הנה פתורים כפי להפיק עבודה
 בסה"כ, ע"י שליטה בהמאט γ , ניתן לחוסר בין יצילות להספק.

II) מהירות הקול, מהירות ההתקדמות של גל

"גל קול" הוא הפרעה בלתי של תנאי מסויים שמתקדם אורכיית במרוק שבו הוא נמצא. כלומר, אם קוחים את האויר לאורך ציר x , סוג הפרעה (האזור הצפוף יותר) מתקדם בצדו בכיוון x (ליתר פירוט, כאן יקודם היאלים).

~~מהירות ההתקדמות~~

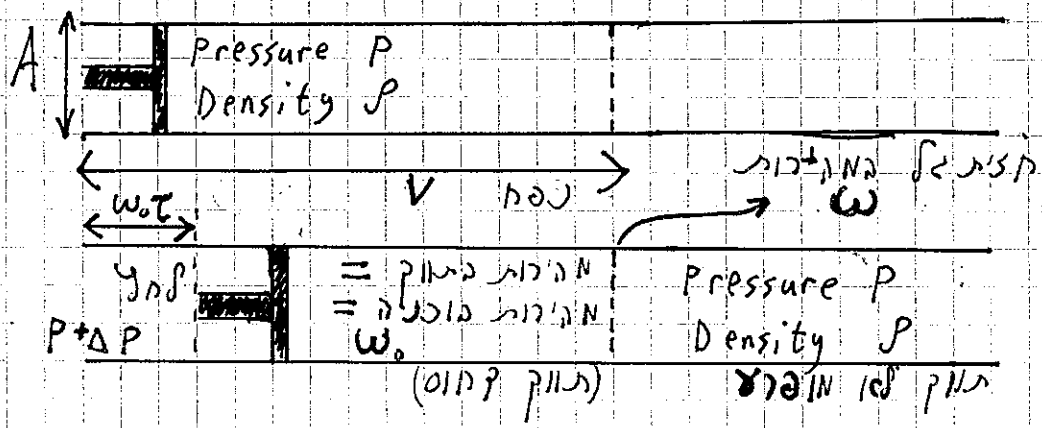
הצורה הישנה, אמתנו שומעים! נשמעו זרעה צליל או קול, צה מרחיק את האויר ויזכר אזכרים עם לתי גבוה ואזכרים עם לתי נמוק. ההפרעה הזאת יוצרת גל שנת לכיוונו וקלט גי' עור התוף באוזניים שלנו.

גלי אויר, למשל בתוף/באקוס, לא הינו שומעים קול, כי לא היה אויר שקדכו והפרעה בלתי/בצפיפות היתה יכולה לנוצר: $In\ space,\ no\ one\ can\ hear\ you\ scream$

נרצה להזכיר את מהירות ההתקדמות של גלים כאלה כגז איקואלי, עם אינטקס איקואלי c .

לשם החקשה ספיציפית, נקון בהגיה הבאה:

בוכנה עם שטח חתך A קוחס אויר שנמצא בשפופרת חצי-אינסופית עם אורנו שטח חתך. הבוכנה עזה במהירות קבועה ω . ההפרעה שנוצרת (הגל) נעה במהירות קבועה ω , אורה נרצה למצוא. לפני ההפרעה הוצ נמצא בלתי קבוע P ובצפיפות אחידה ρ .



~~התאוצה של חלקיקי הנוזל~~

קוארנטים אור הנוכח באמצעות $P + \Delta P$ שמופיע
 משמאל. כגודל זמן τ הנוכח צצה ימינה מחזק
 $\tau \cdot \omega$ ומצית הגז והתקנה ימינה מחזק $\tau \cdot \omega$.

נתיים לשז שלפני תחילת התהליך מילא נפת כולם:
 $V = A \omega \tau$ (כל גובה אק עקו המקוקו מ'מין ג' צ'ור ג'מ'ון)

החסי של הגז יהיה הווא: $M = \rho A \omega \tau$
 כאשר חצי הגז מנשיכה לנתקם, הווא "ספחה" עוק ועוק

חסי מאדוקיה, הקצק של: $\frac{dM}{d\tau} = \rho A \omega$

הגז שמאדוקי מצית הגז, נתיים ומתחיל לנוע ימינה יתק גם
 הנוכח המקינות קבוצה ω (מנמיים שהקוצה לשוון
 משקלם לאקר שמיצית הגז חופפת הווא מאק מהיורה). אם
 הווא התחיל מנחתה (כלומר עלא מהיורה קוהרשית, אקסולטי
 לא מקוקר גל פלוקטואציות הנרמליות במהירות שקיימות גם
 לאורך הקוסיסה), אז השיט"י גתגז של הגז גתג

הקוסיסה הווא: $\dot{P} = \omega \cdot \dot{M} = \rho A \omega \omega$

גל הגז הוזה יש גל כוח ימינה של $A(P + \Delta P) - AP = A \Delta P$
 הוזה מהפכש גמכ'ים בין קצוות הווא.

חוק שטי של ג'ואון טוט למו: $A \Delta P = \rho A \omega \omega$

$\Delta P = \rho \omega^2 \cdot \frac{\omega}{\omega}$

כגור נתיים למה שגפה עמוק הוזה לפני הקוסיסה הווא $V = A \omega \tau$
 חוק הווא נתיים ג'מ'ון: $(-\Delta V) = A \omega \cdot \tau$

$$-\frac{\Delta V}{V} = \frac{A \omega_0 z}{A \omega z} = \frac{\omega_0}{\omega}$$

עכ"ל

$$\Delta P = -\rho \omega^2 \frac{\Delta V}{V}$$

$$\omega = \sqrt{-\frac{1}{V} \frac{\Delta P}{\Delta V} \cdot \frac{1}{\rho}} \rightarrow \sqrt{-V \frac{\partial P}{\partial V} \cdot \frac{1}{\rho}}$$

היחסים בין אורך הגל למהירות הקול הם קבועים, ולכן אורך הגל הוא פרופורציונלי למהירות הקול.

$$\frac{\partial P}{\partial V} ?$$

נושאון, שהיה הדאנסן שנייה לביטוי ה"ל" בקול ω , היה סקור שבתה"ק איזתרה"ל, ועכ"ל

$$-V \frac{\Delta P}{\Delta V} \rightarrow -V \frac{\partial P}{\partial V} \Big|_T$$

$$P = \frac{N k_B T}{V}$$

בקול יש אקוסטיקה, זה נותן:

$$-V \frac{\partial P}{\partial V} \Big|_T = P \Rightarrow \omega = \sqrt{\frac{P}{\rho}}$$

אם נסתכל על מהירות הקול, היא פרופורציונלית למהירות הקול, ולכן היא פרופורציונלית למהירות הקול.

מסתבר שבקול כל חומר נמצא בתנאי מצב מסוימים, וההתנה"ל ה"ל" הינו אקוסטיקה, כיוון שהצגתן שלוקות לתוספת בקול בטווח הנקב יותר ארוך ממצגן שלוקות לתצוגת ה"ל" מהתקדם. ניתן להכמות זאת במספר, אוק לא נראה זאת כאן (מ"ל שמונ"ל, שיקרא בספר של

(Zemansky and Dittman, "Heat and Thermodynamics", page 119)

$$-V \frac{\Delta P}{\Delta V} \rightarrow -V \frac{\partial P}{\partial V} \Big|_S = \sigma \cdot P$$

$$\left\{ \begin{aligned} P V^\sigma &= \text{const} \\ P &= \frac{C}{V^\sigma} \end{aligned} \right.$$

$$\omega = \sqrt{\delta \frac{p}{\rho}}$$

ד"ר

שגיאות: קבוצה "א" ו"ב" פנימיים.