輻射與自然對流熱傳實驗

1. 前言

我們知道熱量可以自發性地由高溫處傳遞到低溫處,而熱量傳遞的機制基本上可分為:傳導(Conduction)、對流(Convection)和輻射(Radiation)等三種。其中傳導和對流必須藉由某一『媒介物質』才能進行熱量傳遞,此物質則稱為『傳熱介質』。

傳熱介質在靜止的狀態下所進行的熱量傳遞過程,稱為『熱傳導』;當它在移動的狀態下,結合『熱傳導』所進行的熱量傳遞過程則稱為『熱對流』。在大部份的情形之下,進行熱對流的傳熱介質皆為流體,它所進行的『移動』即是『流動』,因此『熱對流』可以視為傳熱介質利用『熱傳導』以及流體的『流動』來進行熱量傳遞的一種方式。

另一方面,熱量的傳遞也可以不需要傳熱介質。熱量可利用電磁 波輻射的方式穿越真空區域,抵達某一物體表面,並為該物體所吸 收,此稱為『熱輻射』。例如,太陽持續不斷地輻射出熱量,此一熱 量有一部份穿越太空抵達地球,提供地球光和熱。

1-1 輻射熱傳遞

就統計熱力學的觀點而言,任何物體只要溫度在絕對溫度零度(OK)以上,即會有熱量由其表面輻射出去,而理想的熱輻射體,其能量的輻射率正比於絕對溫度的四次方,以及正比於它的表面積,並可表為:

$$q = \sigma A T^4 \tag{1}$$

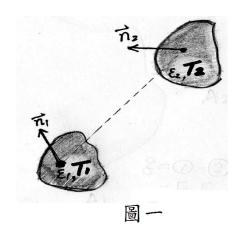
上式中 σ 為比例常數,稱為<u>史蒂芬-波茲曼</u>常數(Stefan-Boltzmann constant),其值為 5.67×10^{-8} W/m 2 K 4 ;A 為熱輻射體的表面積,T 為熱輻射體的溫度(以單位 K 表之);方程式(1)稱為『<u>波茲曼</u>熱輻射定律』。

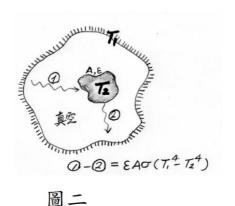
所謂『理想的熱輻射體』,即是一般所稱的『黑體 (Black body)』,亦即熱輻射率遵循方程式(1)的物體。例如,表面被覆黑碳的金屬片即近似所謂的黑體。至於其它表面,例如岩石、光滑的上漆表面或磨光的金屬板,其熱輻射率雖然也與絕對溫度的四次方成正比,但卻小於同溫度之下黑體熱輻射率,一般稱之為『灰體 (Gray body)』。

我們將某一物體的熱輻射率與同溫度下黑體的熱輻射率的比值,稱為該物體的放射率(Emissivity),以 ε 表之。藉由放射率 ε 的定義,我們可以將任何物體的熱輻射率表為:

$$q = \varepsilon A \sigma T^4 \tag{2}$$

其中 $0 \le \varepsilon \le 1$ 。而 $\varepsilon = 1$ 代表黑體, $\varepsilon = 0$ 代表完全反射體。一般非金屬的 ε 較高(例如,柏油路面 $\varepsilon \cong 0.85$ 、紅磚 $\varepsilon \cong 0.95$ 、水泥 $\varepsilon \cong 0.90$ 、黑色油漆 $\varepsilon \cong 0.98$),而光滑的金屬表面一般 ε 都很小(大約在 $0.04 \sim 0.4$ 之間)。





位於可視範圍內(未被它物完全阻擋),溫度分別為 T_1 、 T_2 的兩個物體之間(如圖一所示),其輻射熱傳遞率,可表為:

$$q = F_{\varepsilon} F_G A \sigma (T_1^4 - T_2^4) \tag{3}$$

其中 F_{ε} 為與物體放射率 ε 有關之函數, F_{G} 為與兩物體的形狀及相對位置有關之函數。大部份的輻射熱傳遞問題,可能相當的複雜,其 F_{ε} 與 F_{G} 之求取較為困難。但是當一個放射率為 ε 而溫度為 T_{2} 的物體被一個面積較大且溫度為 T_{1} 的曲面所包圍時(如圖二所示),兩者之間的輻射熱傳遞率卻可簡單的以方程式(4)表示:

$$q = \varepsilon A \, \sigma (T_1^4 - T_2^4) \tag{4}$$

當 T_1 大於 T_2 時,有淨熱量由曲面1輻射至物體2(物體2被加熱); 而當 T_1 小於 T_2 時則反之(物體2被冷卻)。

1-2 對流熱傳遞

根據牛頓冷卻定律(Newton's law of cooling),一個溫度T的物體與其所接觸的流體(溫度 T_f)之間進行對流熱傳遞時,其熱傳遞率可表為:

$$q = hA(T_f - T) \tag{5}$$

其中 h 稱為對流熱傳係數, h 值的大小取決於流體的性質以及流體流動情形,對流熱傳遞的核心問題就在於求出 h 值。

熱對流可以分成『自然對流』與『強制對流』兩種。若流體的流動是起因於流體本身密度不均勻(因與物體距離遠近不同之流體,其溫度亦不相同),輕者上浮,重者下沉,此種熱對流稱為『自然對流』。若流體的流動是由其它外力所推動(例如,風扇、幫浦),則稱為『強制對流』。本實驗中所遇到的熱對流現象,即屬於『自然對流』。

2. 實驗目的

本實驗係以一個藥片狀的測試物體(常溫),置於一封閉的腔室 (高溫測試室)中進行熱傳實驗,以了解熱輻射以及熱對流的基本原 理。當高溫測試室為真空時,位於測試室中的物體可與測試室壁面進 行輻射熱傳遞而得到熱量,並升高溫度。根據測試物體溫度變化的情 形,我們可以驗證波茲曼熱輻射定律,以及推算出波茲曼常數值。

此外,當高溫測試室中充滿空氣時,測試物體可同時由熱輻射以 及熱對流得到熱量而升高溫度。藉由之前的『熱輻射』與此一『熱輻 射加熱對流』兩者測試條件的差異,我們可推算出其間對流熱傳係數 h之值。

3. 實驗裝置



圖三、實驗裝置照片

圖四、實驗設備之元件示意圖

以下說明實驗裝置之構成元件及其功能:

- (1)測試物體:藥片狀之灰黑色物體,其內部埋設溫度感測頭,可隨 時測出測試物體之溫度。
- (2)加熱測試室:是一個用來容納測試物體的腔室(進行加熱測試時使用),腔室的溫度可利用加熱元件及溫控單元加以控制。
- (3)加熱元件:通電時可對加熱測試室進行加熱。
- (4)溫控單元:可設定加熱元件之溫度,表頭上'OUT'燈亮時表示正在 加熱中。
- (5)冷卻測試室:是另一個用來容納測試物體的腔室(可進行冷卻測試,但本實驗不做冷卻實驗,故此一腔室僅用以使測試物體溫度

降回常溫。),冷卻室可利用冷卻水進行熱交換,藉以維持溫度之恆定。

- (6)熱交換器:可容納冷卻水在其內部流動,以維持冷卻測試室溫度 之恆定。
- (7)支持桿:用以支持測試物體,其內部設有量測測試物體溫度之熱 偶線。
- (8)數位溫度顯示計:藉由選擇調扭之設定,可即時顯示測試物體的 溫度或冷卻測試室溫度。
- (9)總開關:實驗裝置之總開關,當它位於'ON'的位置時,加熱元件 即處於加熱狀態。
- (10)三通閥:具有三種選項:1. 關閉測試室使之與外界隔絕 (Vacuum);2.使之連接真空幫浦(Vacuum pump,隱藏於儀器內部);3. 使之與大氣連通(Atmosphere)。
- (11)抽真空之接頭。
- (12)壓力表:用以顯示測試室中氣體壓力的大小。
- (13)真空幫浦開關。
- (14)數位溫度顯示器之選擇扭。

4. 與實驗有關之方程式推導

在推導與實驗有關之方程式時,使用到的參數如下所列:

- 測試物體之質量: *M=1.16 g*。
- 測試物體之比熱: C=386 J/kg $^{\circ}$ $^{\circ}$ 。
- 測試物體之表面積: A=2.2 cm²。
- 測試物體表面之放射率: ε=0.95
- 加熱測試室溫度: T_e (K)
- 測試物體之溫度: T (K)

4.1 真空狀態下之實驗—輻射熱傳遞

測試物體置身於溫度為 Te 的加熱測試室(此時為真空狀態)內時,由於吸收來自測試室壁面的輻射熱,其溫度 T 會逐漸上升。根據能量守恆原理,可將升溫過程 T 之變化以微分方程式表為:

$$MCdT = \varepsilon A \sigma (T_e^4 - T^4)dt \tag{6}$$

或寫成

$$q_R = MC \frac{dT}{dt} = \varepsilon A \sigma (T_e^4 - T^4)$$
 (7)

其中 q_R 為輻射熱傳遞率。而測試物體的溫度T隨時間t之變化率,若以 Y_R' 表之,則有:

$$Y_R' = \frac{dT}{dt} = \frac{\mathcal{E}A\sigma}{MC} (T_e^4 - T^4) \tag{8}$$

4.2 大氣壓力下之實驗—輻射熱傳遞+對流熱傳遞

轉動三通閥使測試室與大氣相連通之後,原本處於真空狀態的測試室將充滿空氣,當測試物體置身於溫度為 Te 的加熱測試室內時,由於壁面的熱輻射以及空氣的熱對流之故,測試物體溫度將逐漸上升。根據能量守恆原理,可將升溫過程 T 之變化以微分方程式表為:

$$MCdT = [\varepsilon A \sigma (T_e^4 - T^4) + q_C]dt \tag{9}$$

其中 $q_C = hA(T_e - T)$,代表對流熱傳遞率。而測試物體的溫度T隨時間 $t \geq 0$ 之變化率,若以 Y'_{R+C} 表之,則有:

$$Y'_{R+C} = \frac{dT}{dt} = \frac{\mathcal{E}A\sigma}{MC} (T_e^4 - T^4) + \frac{q_C}{MC}$$
 (10)

比較方程式(8)、(10)知

$$q_C = (Y'_{R+C} - Y'_R)MC (11)$$

5. 實驗步驟

- 5.1 真空狀態下之加熱實驗
- a. 實驗前啟動冷卻水循環,以穩定冷卻測試室之熱交換器溫度。
- b. 將測試物體之支持桿放置在'up'的位置,並適度鎖緊支持桿。(若未鎖緊則測試室將會有空氣洩入,不易維持真空狀態;若鎖得太緊,則在步驟f中,將支持桿下推至加熱測試室會有困難。)
- c. 轉動三通閥使測試室連通真空幫浦,並啟動真空幫浦將測試室中空氣抽出,直到壓力低於100mbar。之後,轉動三通閥以關閉測試室,並停止真空幫浦之運轉。
- d. 調整加熱元件之溫度設定值,並將溫度設定在 200℃至 250℃之間 (亦即 473K 至 523K之間;注意:加熱元件之溫度不得超過 350℃, 否則會有損壞之虞);更改設定溫度時,持續按▲或▼三秒鐘不放,即可增加或減少設定值。出現所要的溫度數字之後,隨即放開按鈕即可完成溫度設定。三秒鐘之後,表頭所顯示的溫度為加熱元件之實際溫度。
- e. 檢視加熱功能:若溫控單元的表頭上'OUT'燈亮時,即代表加熱元 件正在對加熱測試室進行加熱。
- f. 大約加熱 20 分鐘之後,加熱測試室溫度即可達到穩定值,此時可請助教將支持桿下移至'down'的位置,使測試物體置於加熱測試室內,並開始進行輻射加熱測試。
- g. 加熱測試過程中,可以由溫度顯示計看到測試物體的溫度 T 逐漸升高(起先快速上升,之後則漸趨緩),直到溫度 T 與加熱測試室溫度 T_e 相差 15 K 以內,即可終止實驗量測,並由電腦取出加熱測試過程中,測試物體的溫度 T 隨時間升高之數據。
- h. 請助教將支持桿上移至'up'的位置,使測試物體置於冷卻測試室中,開始進行冷卻使之回到常溫,以便進行大氣壓力下之實驗。

5.2 大氣壓力下之加熱實驗

完成 5.1 的熱輻射實驗之後,可轉動三通閥,使測試室由原先關閉狀態,變成與大氣相連通,並使測試室充滿空氣。此時即可在兼具『熱輻射』與『熱對流』的機制下,進行加熱實驗。此一部份的實驗,除了不用將測試室抽成真空之外 (5.1 的步驟 c),其餘則完全與 5.1 相同。

6. 實驗數據之分析與討論

- 1. 完成上述實驗之後,將加熱過程中測試物體溫度 T 隨時間升高之數據(電腦之數據檔),在後面的附圖中畫出曲線 1 與曲線 2。
- 2. 填製真空加熱實驗計算表 (表一):

根據曲線 1,利用作圖法算出 8 個溫度點處(340K 至 480K,每 20K 取一點)之曲線斜率 $Y_R'=dT/dt$,並根據方程式(7)算出輻射熱傳遞率 q_R 之值(q_R =MC dT/dt)。之後,令 q_e = $\varepsilon A \sigma T_e^4$ 計算出由測試物體發出之熱輻射率 q_e - q_R (q_e - q_R 等於 $\varepsilon A \sigma T^4$)。最後再算出 T_e^4 - T^4 ,即完成表一之填製。

- 3. 檢驗波茲曼熱輻射定律 (物體之熱量輻射率正比於 T^4):利用表一所填入之數值,以測試物體溫度 T 為橫座標, q_e - q_R 為縱座標(皆為對數刻度)畫出曲線 3。檢視曲線 3 是否為一直線並算出其斜率。理論上曲線 3 斜率應該是多少?你的實驗結果與理論值是否有差異?可能的原因是什麼?
- 4. 以 $T_e^4 T^4$ 為橫座標, q_R 為縱座標,描繪成曲線 4。檢視曲線 4是 否為一直線,其斜率為多少?根據方程式(7),此直線之斜率應等於 $\mathcal{E}A\sigma$,請由此算出史蒂芬-波茲曼常數 σ 之值。
- 5. 填製大氣壓下加熱實驗計算表 (表二): 根據曲線 2,利用作圖法算出 8 個溫度點處 (340K 至 480K,每

- K 取一點)之曲線斜率 $Y'_{R+C} = dT/dt$,並算出 $Y'_{R+C} Y'_{R}$ 之值(Y'_{R} 之值抄自表一)。根據方程式(13),將MC乘以 $Y'_{R+C} Y'_{R}$ 即為對流熱傳遞率 q_{C} 。最後再填上 $T_{e} T$ 之值,即完成表二之填製。
- 6. 以 T_e -T為橫座標 q_C 為縱座標,畫出曲線 5,檢視曲線 5 是否呈一直線,若非一直線是否可就此推論:對流熱傳係數 h 隨測試物體溫度 T改變?(因 $q_C = hA(T_e T)$,故曲線斜率應等於 hA ,可據此推算出對流熱傳係數 h。)

表一:真空加熱實驗計算表

參數	T	T^4	$Y_R' = dT/dt$	$q_{\scriptscriptstyle R}$	q_e - q_R	$T_e^4 - T^4$
單位 溫度點	K	$10^{10} K^4$	K/s	W	W	$10^{10} K^4$
1	340	1.33				
2	360	1.67				
3	380	2.09				
4	400	2.56				
5	420	3.11				
6	440	3.75				
7	460	4.48				
8	480	5.31				

附註:

1.
$$q_e = \varepsilon A \sigma T_e^4$$

2.
$$q_R = MCY'_R$$

表二:大氣壓下加熱實驗計算表

參數	T	$Y'_{R+C} = \frac{dT}{dt}$	$Y'_{R+C}-Y'_{R}$	$q_{\scriptscriptstyle C}$	T_e-T
單位 溫度點	K	K/s	K/s	W	K
1	340				
2	360				
3	380				
4	400				
5	420				
6	440				
7	460				
8	480				

附註: $q_C = MC (Y'_{R+C} - Y'_R)$

