

# 紊流強度對靜葉片端壁交叉噴射冷卻薄膜冷卻影響之探討

蔡俠達、吳佩學

E-mail: 9806115@mail.dyu.edu.tw

## 摘要

本文探討一應用在保護靜葉片端壁之薄膜冷卻技術，薄膜冷卻的作用乃是提供一層冷空氣薄膜將葉片與端壁從熱氣環境中有有效隔離而達保護效果。為了使實驗過程更接近實際氣輪機狀況，本實驗加入紊流強度的作用因素加以討論。本實驗利用偏位交叉噴射之膜冷卻流使形成較佳的膜冷卻有效性。葉片模型採用兩個半葉片，並利用CFD軟體模擬全葉片壓力分佈以調整模型開口間隙。本實驗進口紊流強度分別為 $TI=1.8\%、7\%、12\%$ ，實驗設計有三種入口雷諾數，吹氣比為0.5、1.0、2.0，並考慮前向進口台階與背向進口台階，在不同紊流強度下討論其膜冷卻有效性分佈之影響。本實驗膜冷卻有效性量測則採用穩態液晶熱像法。

結果顯示，紊流強度的提升對於薄膜冷卻有效性有減低的影響，原因在於不穩定的紊流流場與二次流流體交互作用下，影響了膜冷卻分佈的範圍導致膜冷卻有效性下降，提高主流場紊流強度促使邊界層流場分離延遲發生。

關鍵詞：交叉噴射、膜冷卻有效性、液晶熱像法、紊流強度、端壁

## 目錄

封面內頁

簽名頁

博碩士論文暨電子檔案上網授權書 iii

中文摘要 iv

英文摘要 v

誌謝 vii

目錄 viii

表目錄.....x

圖目錄.....xi

符號說明 xviii

第一章 緒論

1.1 前言 1

1.2 研究動機 2

1.3 研究目的 5

第二章 國內外相關研究

第三章 研究方法與進行步驟

3.1 實驗系統與測試段 14

3.1.1 雙半葉片模型與膜冷卻孔測試底板設計 14

3.1.2 進口台階設計 15

3.1.3 雙半葉片模型側邊間隙開口大小決定 15

3.1.4 紊流場產生構想與設計 16

3.2 實驗儀器及校正 16

3.2.1 熱偶校正 16

3.2.2 熱線風速儀校正 17

3.2.3 風洞品質鑑定 19

3.2.4 紊流場量測系統 20

3.2.5 膜冷卻流體供應系統 21

3.2.6 液晶校正系統 21

3.3 數據化約基本理論 23

3.4 實驗條件與實驗程序 23

3.5 影像擷取系統與影像處理程序 24

- 3.5.1 影像擷取系統 24
- 3.5.2 穩氣液晶實驗影像處理程序 24

### 3.6 數據化約流程 25

## 第四章 結果與討論

- 4.1 雷諾數對端壁膜冷卻之影響 26
- 4.2 吹氣比對端壁膜冷卻之影響 27
- 4.3 台階對端壁膜冷卻之影響 28
- 4.4 紊流強度對端壁膜冷卻之影響 29

## 第五章 結論與建議

### ?考文獻 33

### 表目錄

表3.1 T型(長型)熱偶校正之標準偏差 39

表3.2 T型(表面)熱偶校正之標準偏差 39

表3.3 Hot wire校正之標準偏差 39

表3.4 穩氣液晶求解膜冷卻有效性實驗條件 40

表3.5 實驗所有案例與參數表 41

### 圖目錄

- 圖2.1 近端壁二次流動模式(Wang et al.【1】) 43
- 圖2.2 近端壁二次流動模式(Langston【2】) 43
- 圖2.3 近端壁二次流動模式(Sharma and Bulter【3】) 44
- 圖2.4 近端壁二次流動模式(Goldstein and Spores【4】) 44
- 圖3.1 測試段之雙半葉片模型 45
- 圖3.2 底板在靜葉片通道內端壁表面膜冷卻孔分佈位置 46
- 圖3.3 底板膜冷卻孔在靜葉片通道內的噴射方向 46
- 圖3.4a 台階示意圖：平滑進口台階條件( $S/C = 0\%$ ) 47
- 圖3.4b 台階示意圖：前向進口台階條件( $S/C = +4\%$ ) 47
- 圖3.4c 台階示意圖：背向進口台階條件( $S/C = -4\%$ ) 47
- 圖3.5 測試段之兩側間隙設計 48
- 圖3.6 全葉片與雙半葉片CFD模擬壓力分佈圖 48
- 圖3.7 本研究之測試段模型在CFD模擬下的非結構網格及邊界條件設定 49
- 圖3.8 文獻之測試段線性串級模型在CFD模擬下的非結構網格及邊界條件設定 49
- 圖3.9 本研究之測試段模型在CFD模擬下的速度分佈 50
- 圖3.10 文獻之測試段線性串級模型在CFD模擬下的速度分佈 50
- 圖3.11 測試段紊流產生器示意圖 ( $BR=0.36$ ) 51
- 圖3.12 測試段紊流產生器示意圖 ( $BR=0.52$ ) 51
- 圖3.15 T型熱偶校正結果 (#CH3) 53
- 圖3.16 T型熱偶校正結果 (#CH4) 53
- 圖3.17 T型熱偶校正結果 (#CH5) 54
- 圖3.19 T型熱偶校正結果 (#CH7) 55
- 圖3.21 T型熱偶校正結果 (#CH5) 56
- 圖3.22 T型熱偶校正結果 (#CH7) 56
- 圖3.23 T型熱偶校正結果 (#CH8) 57
- 圖3.24 熱線風速儀實驗校正示意圖 58
- 圖3.25 boundary layer hot wire校正後電壓與速度曲線回歸圖 58
- 圖3.26 量測風洞速度場之實驗系統圖 59
- 圖3.27 開放式風洞系統圖 59
- 圖3.28 開放式風洞速度場示意圖 60
- 圖3.29 開放式風洞溫度場示意圖 60
- 圖3.30 開放式風洞速度場不均勻度示意圖 61
- 圖3.31 開放式風洞之紊流強度場 ( $BR=0$ ) 61
- 圖3.32 開放式風洞之紊流強度場 ( $BR=0.36$ ) 62

- 圖3.33 開放式風洞之紊流強度場 ( BR=0.52 ) 62  
 圖3.34 膜冷卻流體系統示意圖 63  
 圖3.35 液晶校正系統示意圖 64  
 圖3.36 液晶校正系統測試段影像圖 65  
 圖3.37 液晶校正溫度對位置關係圖 65  
 圖3.38 液晶校正色調值(Hue)對位置(Pixels)關係圖 66  
 圖3.39 液晶校正溫度(Temperature)對色調值(Hue)關係圖 66  
 圖3.40 穩氣液晶膜冷卻有效性實驗系統圖 67  
 圖3.41 穩氣液晶實驗影像處理流程圖 68  
 圖3.42 穩氣液晶實驗數據化約流程圖 69  
 圖4.1 底板膜冷卻有效性方向及範圍 70  
 圖4.2 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=92000, M=0.5, TI=1.8%) 71  
 圖4.3 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=92000, M=1, TI=1.8%) 71  
 圖4.4 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=92000, M=2, TI=1.8%) 72  
 圖4.5 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=124000, M=0.5, TI=1.8%) 72  
 圖4.6 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=124000, M=1, TI=1.8%) 73  
 圖4.7 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=124000, M=2, TI=1.8%) 73  
 圖4.8 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=150000, M=0.5, TI=1.8%) 74  
 圖4.9 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=150000, M=1, TI=1.8%) 74  
 圖4.10 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=150000, M=2, TI=1.8%) 75  
 圖4.11 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=92000, M=0.5, TI=7%) 75  
 圖4.12 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=92000, M=1, TI=7%) 76  
 圖4.13 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=92000, M=2, TI=7%) 76  
 圖4.14 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=124000, M=0.5, TI=7%) 77  
 圖4.15 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=124000, M=1, TI=7%) 77  
 圖4.16 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=124000, M=2, TI=7%) 78  
 圖4.17 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=150000, M=0.5, TI=7%) 78  
 圖4.18 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=150000, M=1, TI=7%) 79  
 圖4.19 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=150000, M=2, TI=7%) 79  
 圖4.20 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=92000, M=0.5, TI=12%) 80  
 圖4.21 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=92000, M=1, TI=12%) 80  
 圖4.22 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=92000, M=2, TI=12%) 81  
 圖4.23 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=124000, M=0.5, TI=12%) 81  
 圖4.24 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=124000, M=1, TI=12%) 82  
 圖4.25 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=124000, M=2, TI=12%) 82  
 圖4.26 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=150000, M=0.5, TI=12%) 83  
 圖4.27 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=150000, M=1, TI=12%) 83  
 圖4.28 端壁膜冷卻有效性(S/C=0%, Re=150000, M=2, TI=12%) 84  
 圖4.29 端壁膜冷卻有效性(S/C=4%, Re=124000, M=0.5, TI=1.8%) 84  
 圖4.30 端壁膜冷卻有效性(S/C=4%, Re=124000, M=1, TI=1.8%) 85  
 圖4.31 端壁膜冷卻有效性(S/C=4%, Re=124000, M=2, TI=1.8%) 85  
 圖4.32 端壁膜冷卻有效性(S/C=-4%, Re=124000, M=0.5, TI=1.8%) 86  
 圖4.33 端壁膜冷卻有效性(S/C=-4%, Re=124000, M=1, TI=1.8%) 86  
 圖4.34 端壁膜冷卻有效性(S/C=-4%, Re=124000, M=2, TI=1.8%) 87  
 圖4.35 端壁膜冷卻有效性(S/C=4%, Re=124000, M=0.5, TI=7%) 87  
 圖4.36 端壁膜冷卻有效性(S/C=4%, Re=124000, M=1, TI=7%) 88  
 圖4.37 端壁膜冷卻有效性(S/C=4%, Re=124000, M=2, TI=7%) 88  
 圖4.38 端壁膜冷卻有效性(S/C=-4%, Re=124000, M=0.5, TI=7%) 89  
 圖4.39 端壁膜冷卻有效性(S/C=-4%, Re=124000, M=1, TI=7%) 89  
 圖4.40 端壁膜冷卻有效性(S/C=-4%, Re=124000, M=2, TI=7%) 90  
 圖4.41 端壁膜冷卻有效性(S/C=4%, Re=124000, M=0.5, TI=12%) 90  
 圖4.42 端壁膜冷卻有效性(S/C=4%, Re=124000, M=1, TI=12%) 91  
 圖4.43 端壁膜冷卻有效性(S/C=4%, Re=124000, M=2, TI=12%) 91

- 圖4.44 端壁膜冷卻有效性(S/C=-4%,Re=124000,M=0.5,TI=12%) 92  
 圖4.45 端壁膜冷卻有效性(S/C=-4%,Re=124000,M=1,TI=12%) 92  
 圖4.46 端壁膜冷卻有效性(S/C=-4%,Re=124000,M=2,TI=12%) 93  
 圖4.47 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,M=0.5,TI=1.8%) 93  
 圖4.48 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,M=1,TI=1.8%) 94  
 圖4.49 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,M=2,TI=1.8%) 94  
 圖4.50 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,M=0.5,TI=7%) 95  
 圖4.51 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,M=1,TI=7%) 95  
 圖4.52 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,M=2,TI=7%) 96  
 圖4.53 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,M=0.5,TI=12%) 96  
 圖4.54 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,M=1,TI=12%) 97  
 圖4.55 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,M=2,TI=12%) 97  
 圖4.56 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,Re=92000,TI=1.8%) 98  
 圖4.57 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,Re=124000,TI=1.8%) 98  
 圖4.58 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,Re=150000,TI=1.8%) 99  
 圖4.59 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,Re=92000,TI=7%) 99  
 圖4.60 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,Re=124000,TI=7%) 100  
 圖4.61 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,Re=150000,TI=7%) 100  
 圖4.62 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,Re=92000,TI=12%) 101  
 圖4.63 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,Re=124000,TI=12%) 101  
 圖4.64 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,Re=150000,TI=12%) 102  
 圖4.65 端壁橫向平均膜冷卻有效性(Re=124000,M=0.5,TI=1.8%) 102  
 圖4.66 端壁橫向平均膜冷卻有效性(Re=124000,M=1,TI=1.8%) 103  
 圖4.67 端壁橫向平均膜冷卻有效性(Re=124000,M=2,TI=1.8%) 103  
 圖4.68 端壁橫向平均膜冷卻有效性(Re=124000,M=0.5,TI=7%) 104  
 圖4.69 端壁橫向平均膜冷卻有效性(Re=124000,M=1,TI=7%) 104  
 圖4.70 端壁橫向平均膜冷卻有效性(Re=124000,M=2,TI=7%) 105  
 圖4.71 端壁橫向平均膜冷卻有效性(Re=124000,M=0.5,TI=12%) 105  
 圖4.72 端壁橫向平均膜冷卻有效性(Re=124000,M=1,TI=12%) 106  
 圖4.73 端壁橫向平均膜冷卻有效性(Re=124000,M=2,TI=12%) 106  
 圖4.74 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,Re=92000,M=0.5) 107  
 圖4.75 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,Re=92000,M=1) 107  
 圖4.76 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,Re=92000,M=2) 108  
 圖4.77 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,Re=124000,M=0.5) 108  
 圖4.78 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,Re=124000,M=1) 109  
 圖4.79 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,Re=124000,M=2) 109  
 圖4.80 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,Re=150000,M=0.5) 110  
 圖4.81 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,Re=150000,M=1) 110  
 圖4.82 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=0%,Re=150000,M=2) 111  
 圖4.83 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=4%,Re=124000,M=0.5) 111  
 圖4.84 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=4%,Re=124000,M=1) 112  
 圖4.85 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=4%,Re=124000,M=2) 112  
 圖4.86 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=-4%,Re=124000,M=0.5) 113  
 圖4.87 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=-4%,Re=124000,M=1) 113  
 圖4.88 端壁橫向平均膜冷卻有效性(S/C=-4%,Re=124000,M=2) 114

## 參考文獻

【1】Wang, H.P., Olson, S.J., Goldstein, R.J., and Eckert E.R.G., “ Flow Visualization in a Linear Turbine Cascade of High Performance Turbine Blades, ” Journal of Turbomachinery, Vol. 119, pp.1-8, 1997. 【2】Langston, L.S., “ Crossflow in A turbine Cascade Passage, ” ASME Journal of Engineering for Gas Turbines and Power, Vol. 109, pp. 866-874, 1980. 【3】Sharma, O.P., and Butler, T.L. “ Predictions of Endwall Losses and Secondary Flows in Axial Flow Turbine Cascades, ” Journal of Turbomachinery, Vol. 109, pp. 229-236, 1987. 【4】Goldstein, R.J., and Spores, R.A., “ Turbulent Transport on the Endwall in the Region Between Adjacent Turbine Blades, ” Journal of Heat Transfer, Vol. 110,

pp.862-869, 1988. 【5】Wanda Jiang, H. and Han, J.C., 1996, "Effect of Film Hole Row Location on Film Effectiveness on a Gas Turbine Blade, " Journal of Heat Transfer, Vol. 118, pp. 327-333. 【6】Cho, H.H. and Goldstein, R.J., 1995, "Heat (Mass) Transfer and Film Cooling Effectiveness With Injection Through Discrete Holes: Part I – Within Holes and on the Back Surface, " Journal of Turbomachinery, Vol. 117, pp.440-450. 【7】Vedula, R.J. and Metzger, D.E, 1991, "A Method for The Simultaneous Determination of Local Effectiveness and Heat Transfer Distributions in Three-Temperature Convection Situations, " ASME 91-GT-345, pp.1-9. 【8】Metzger, D.E., Carper, H.J., and Swank, L.R., 1968, "Heat Transfer With Film Cooling Near Nontangential Injection Slot, " Journal of Engineering for Power, April, 1968, pp. 157-163.

【9】Dittmar, J., Schulz, A., and Wittig, S., 2003, "Assessment of Various Film-Cooling Configurations Including Shaped and Compound Angle Holes Based on Large-Scale Experiments, " ASME Journal of Turbomachinery, Vol.125, pp. 57-64. 【10】Friedrichs, S., Hodson, H.P., and Dawes, W.N., 1995, "Distribution of Film-Cooling Effectiveness on a Turbine Endwall Measured Using the Ammonia and Diazo Technique, " presented at the International Gas Turbine and Aeroengine Congress and Exposition, Houston, Texas, USA-June 5-8, 1995. 【11】Gillespie, D.R.H., Byerley, A.R., Ireland, P.T., and Topy Kohler, S., 1994, "Detailed Measurement of Local Heat Transfer Coefficient in The Entrance to Normal and Inclined Film Cooling Holes, " ASME 94-GT-1, pp. 1-8. 【12】Goldstein, R.J. and Chen, H.P., 1985, "Film Cooling on A Gas Turbine Blade Near The End Wall, " ASME Journal of Engineering for Gas Turbine and Power, Vol. 107, pp. 117-120. 【13】Goldstein, R.J. and Chen, H.P., 1987, "Film Cooling of A Turbine Blade with Injection Through Two Rows of Holes in The Near-Endwall Region, " ASME Journal of Turbomachinery, Vol. 109, pp.588-593. 【14】Wilfert, G. and Fottner, L, 1996, "The Aerodynamic Mixing Effect of Discrete Cooling Jets with Mainstream Flow on A Highly Loaded Turbine Blade, " ASME Journal of Turbomachinery, Vol. 118, pp. 468-478. 【15】Du, H., Han J. C., and Ekkad, S. V., 1998, "Effect of Unsteady Wake on Detailed Heat Transfer Coefficient and Film Effectiveness Distributions for a Gas Turbine Blade, " ASME Journal of Turbomachinery, Vol.120, pp.808-817. 【16】Hale, C. A., Plesniak, M. W., and Ramadhyani, S., 2000, "Film Cooling Effectiveness for ShortFilm Cooling Holes Fed by a Narrow Plenum, " ASME Journal of Turbomachinery, Vol.122, pp.553-557. 【17】Yu, Y. and Chyu, M. K., 1998, "Influence of Gap Leakage Downstream of the Injection Holes on Film Cooling Performance, " ASME Journal of Turbomachinery, Vol.120, pp. 541-548. 【18】田智元 , 2001 , "液態推進燃?噴注模擬實驗與分析" , 碩士?文 , 大?大學機械工程學系。 【19】Ahn, J., Jung, I.S., and Lee, J.S., 2003, "Film Cooling From Two Rows of Holes with Opposite Orientation Angles: Injectant Behavior and Adiabatic Film Cooling Effectiveness, " International Journal of Heat and Fluid Flow, Vol. 24, pp. 91-99. 【20】吳佩學 , 2005 , "用噴注互相衝射形成?卻薄膜之有效性的實驗探討" , ?政院國家科學委員會專題研究計畫成果報告 , 計畫編號: NSC 93 - 2212 - E - 212 - 009 - 【21】蘇裕傑、王涵威、楊鏡堂 , 2001 , "壁面蒸散?對突張?場之效應" , 中國機械工程學會第十八屆全國學術研討會?文集 , 第一冊熱?與能源?文集 , pp. 563-571。 【22】Yamamoto, A., 1987, "Production and Development of Secondary Flows and Losses in TwoTypes of Straight Turbine Cascades: Part 1 - A Stator Case, " J. of Turbomachinery, Vol. 109,pp.186-193. 【23】吳佩學、鐘道雄 , 2002 , "具有前向進口台階之氣?機靜?片端壁區域之?場觀察" , 中國機械工程學會第十九屆全國學術研討會 , 热?與能源?文集 , Paper B035. 國科會計畫編號: NSC 90-2212-E-212 - 014 【24】吳佩學、鐘道雄、謝佳佑 , 2003 , "靜?片端壁區域?場受背向進口台階影響之可視化觀察" , 中國機械工程學會第二十屆全國學術研討會 , 热?與能源?文集 , Paper A02-16. 國科會計畫編號: NSC 90-2212-E-212 - 014 【25】吳佩學、陳信豪 , 2005 , "進口台階對氣?機靜?片端壁前端附近含複合角膜?卻孔性能之影響" , 中國機械工程學會第二十二屆全國學術研討會 , 热?與能源?文集 , Paper A8-023. 國科會計畫編號: NSC-93-2212-E-212-009- 【26】Wang, H.P., Goldstein, R.J., and Olson, S.J., 1999, "Effect of High Free-Stream Turbulence With Large Length Scale on Blade Heat/ Mass Transfer, " Journal of Turbomachinery, Vol. 121, pp.217-224. 【27】Ames, F.E., 1997, "The Influence of Large-Scale High-Intensity Turbulence on Vane Heat Transfer, " Journal of Turbomachinery, Vol. 119, pp. 23-30. 【28】Ames, F.E., 1998, "Aspects of Vane Film Cooling With High Turbulence: Part I – Heat Transfer, " Journal of Turbomachinery, Vol. 120, pp. 768-776. 【29】Ames, F.E., 1998, "Aspects of Vane Film Cooling With High Turbulence: Part II – Adiabatic Effectiveness, " Journal of Turbomachinery, Vol. 120, pp. 777-785. 【30】Krishnamoorthy, V., Pai, B.R., and Sukhatme, S.P., "Influence of Upstream Flow Conditions on the Heat Transfer to Nozzle Guide Vanes, " Journal of Turbomachinery, Vol. 110, pp. 412-416, 1988 【31】陳炳輝 , 1992 , "在高紊流場內之蓮蓬頭式薄膜冷卻" , ?政院國家科學委員會專題研究計畫成果報告 , 計畫編號: NSC 80 - 0401 - E - 002 - 004 - 【32】陳建維 , 1992 , "高紊流強度下噴射孔及薄膜冷卻對圓柱熱(質)傳之影響" , 碩士?文 , 國立台灣大學機械工程學系。 【33】陳建維 , 1995 , "高紊流強度下蓮蓬頭式薄膜冷卻" , 碩士?文 , 國立台灣大學機械工程學系。 【34】Maiteh, B.Y., and Jubran, B.A., "Influence of mainstream flow history on film cooling and heat transfer from two rows of simple and compound angle holes in combination, " International Journal of Heat and Fluid Flow 20 ( 1999 ), pp. 158-165. 【35】Ou, S., and Rivir, R.B., "Leading edge film cooling heat transfer with high free stream turbulence using a transient liquid crystal image method, " International Journal of Heat and Fluid Flow 22 ( 2001 ), pp. 614-623. 【36】Lebedev, V.P., Lemanov, V.V., Misura, S.YA. and Terekhov, V.I., 1995, "Effects of flow turbulence on film cooling efficiency, " International Journal Heat Mass Transfer, Vol. 38, No. 11, pp. 2117-2125. 【37】AL-Hamadi, A.K., Jubran, B.A. and Theodoridis, G., 1998, "Turbulence intensity effects on film cooling and heat transfer from compound angle holes with particular application to gas turbine blades, " International Journal Heat Mass Transfer, Vol. 39, No. 14, pp. 1449-1457.