

# S20C之結構用鋼鍍硬鉻後對疲勞限影響之研究

施志雄

陳景憲

國立屏東技術學院 機械工程技術系

## 摘要

本報告探討S20C結構用鋼鍍硬鉻後疲勞限之影響。係以S20C之結構用鋼為實驗材料，經過精確的車製及控制表面尺寸，並在材料表面鍍上不同厚度的硬鉻後，經迴轉彎曲疲勞試驗機測試其疲勞限，探討不同鍍鉻厚度對疲勞強度的影響，並求出不同鍍鉻厚度對疲勞限的影響係數K值大小，作為鍍鉻材料的疲勞設計參考。經過鍍鉻後，由於材料溶於含酸的鍍鉻液中，會有氮原子的滲入，而使得材料產生脆化。由於材料的脆化，故鍍鉻後會使疲勞限下降，其減少量大約10%至20%。鍍鉻0.02mm時，疲勞限下降最多，而鍍鉻0.06mm及0.10mm疲勞下降較鍍鉻0.02mm者為少。鍍鉻0.06mm和0.10mm疲勞限下降的程度約略相等。

## 一、前言

機件在動作時時常受反覆或變化之荷重，因此產生週期性變化之應力，此應力遠低於一次使材料斷裂所需之應力，經反覆應力作用而使材料突然斷裂，稱此破壞為疲勞破壞。

反覆變化之荷重稱為疲勞荷重(repeated

loading)，其週期性變化之壓力稱為疲勞壓力(repeated stress)。疲勞壓力之種類及其分別如表一所示：

表一. 疲勞應力分類[1]

In stating numerical values of stresses, the kind of stress should always be designated as tension, compression, or shear. The kind of loading should also be designated as axial, torsional, direct shear, or bending.

Type of stress variation	Range-ratio nomenclature	Mean-stress nomenclature			
Description	Diagram	Main- stress	Range ratio	Mean stress	Alter- nating stress
Steady stress, $\sigma_1$		$\sigma_1$	$\frac{\sigma_1}{\sigma_1} = 1.0$	-	0
Pulsating stress, between $\sigma_1$ and $\sigma_2$		$\sigma_1$	$0 < \frac{\sigma_2}{\sigma_1} < 1$	$\sigma_m$	$\pm \sigma_a$
Pulsating stress, between $\sigma_1$ and 0		$\sigma_1$	$0 < \frac{0}{\sigma_1} = 0$	$\sigma_m$	$\pm \sigma_a$
Partly reversed between $\sigma_1$ and $(-\sigma_2)$ , where $\sigma_2 < \sigma_1$ and of opposite signs		$\sigma_1$	$-1 < \frac{-\sigma_2}{\sigma_1} < 0$	$\sigma_m$	$\pm \sigma_a$
Completely reversed stress, between $\sigma_1$ and $\sigma_2$ , where $\sigma_2 = -\sigma_1$		$\sigma_1$	$\frac{-\sigma_2}{\sigma_1} = -1.0$	0	$\pm \sigma_a = \sigma_1$

Note.  $\sigma_m = (\sigma_1 + \sigma_2)/2$  and  $\sigma_a = (\sigma_1 - \sigma_2)/2$ , with due regard to signs.

"Report of the ASTM Research Committee on Fatigue of Metals," Proc. ASTM, vol. 37, pt. I, 1937.

覆變荷重的方式有軸向荷重、扭轉荷重、直接剪斷荷重或彎曲荷重等[2]。在本實驗中採完全交變之荷重。大多數材料其壓力最大值在某限界下時雖經反覆次數至極大值而不破壞時，稱此限界應力為疲勞限(fatigue limit)。疲勞強度隨化學成份、晶粒構造、表面處理等而異。Marin[3] 分列了一些因素以修正疲勞限，這些因素列於表二中。每一個因素都是為了解釋一個單一的影響，應用這個構想，我們可以將疲勞限寫成：

$$S_e = K_a K_b K_c K_d K_e K_f S'_e \quad \dots \dots \quad (1)$$

$S_e$  = 機械元件的疲勞限

$S'_e$  = 旋轉梁試樣的疲勞限

$K_a$  = 表面因素

$K_b$  = 尺寸因素

$K_c$  = 可靠性因素

$K_d$  = 溫度因素

$K_e$  = 慢力集中修正因素

$K_f$  = 其它影響因素

卻產生脆性破斷，此現象稱為氫壓力脆裂(Hydrogen - stress cracking)。所以在本實驗中將探討不同鍍鉻厚度對疲勞限影響因素K值的大小，並且可把這因素列為公式(1)中的Kf之中，做為鍍鉻件疲勞設計的參考。

## 二、實驗方法

本實驗係以S20C之結構用鋼為實驗材料，其材料性質如表三所示。

表三. S20C結構用鋼之性質[5]

JIS	碳 鋼		C %	熱處理℃	靜力拉伸試驗 $K_u/\text{mm}$			疲勞強度 $K_f/\text{mm}$		
	種類	符號			延 伸	抗拉強度	降伏點	真破斷力	迴轉彎曲	相反拉
3102	機械 結構 通用 碳鋼	3 S20C	0.15 0.25	870 920	41 50	25 31	73 107	18 29	11 18	14 24

表二. 影響耐久限的狀況[4]

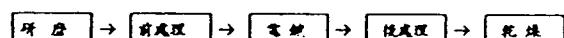
材料：化學成分、破壞的起源、可變性。
製造：製造的方法、熱處理、移擦腐蝕、表面狀況、應力集中。
環境：腐蝕、溫度、應力狀況、釋放時間。
設計：尺寸、壽命、型式、應力狀況、應力集中、速度、移擦、擦傷。

本實驗中將研究電鍍後對疲勞限的影響，因爲電鍍工程是表面處理重要的一環，而鍍硬鎳能使得材料表面耐磨、耐高溫和耐腐蝕，這些特點是普通表面熱處理所難達到的。

然而在電鍍的流程中，酸洗(pickling)及材料浸於酸性電鍍液均會使氫滲入金屬內，對表面而言是產生硬脆而耐磨的表層，但對疲勞強度而言

所示，本組以系上新購之NC工具機來精密車製試件，其常溫迴轉彎曲疲勞試驗的標準尺寸如附錄一所示，而附錄二則為NC工具機車製試件的程式。

工件經過車製後，並選擇直徑誤差小於0.005 mm的試件來鍍硬鎳一般電鍍的流程如：圖一所示

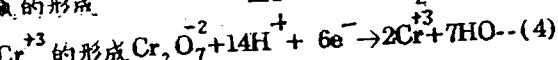
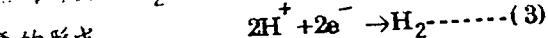
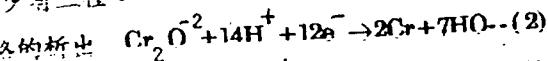


圖一 鍍鎳流程

對鍍鎳而言，皆由含無水鉻酸( $\text{CrO}_3$ )加上少量陰離子催化劑如硫酸根、氯錯離子的溶液鍍成。

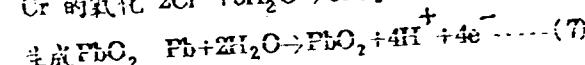
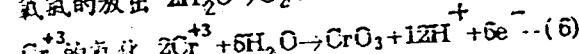
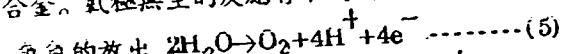
電極反應：於高濃和強酸鍍浴中，可假設大部份的鉻酸皆以 $\text{Cr}_2\text{O}_7^{2-}$ 存在，於陰極發生的反應

少有三種：



其中第一反應由於 $\text{Cr}_2\text{O}_7^{2-}$ 必須同時和14個 $\text{H}^+$ ，2個電子反應，故不可能一次完成，而是一連串的反應步驟達成的。第二反應消耗約80~90%的能量，以產生氫氣，故有效用於 $\text{Cr}^{+3}$ 生成的只有10~20%。第三反應較少，生成的 $\text{Cr}^{+3}$ 可由陽極反應再行氧化。

在氣極上通常使用純鉛或含有10%錫、錫的鉛合金。氣極無生的反應有下列幾種



鍍硬鎔由於镀層較厚，故高效率、高速度、被覆力良好的鍍液乃必要條件，然而鍍液的組成均類似，差別只是在鍍液的濃度、催化劑的量和性質，鍍硬鎔和裝飾重鎔的相異點如下表所示：

表四、裝飾性和工業用鍍液的差異點 [6]

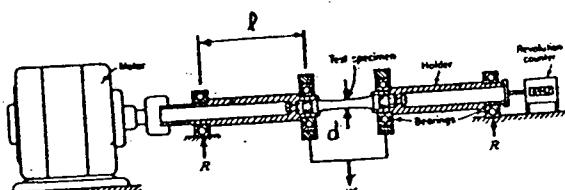
	裝飾性	工業用
目的 厚 度 處理 溫 度	光沲的鍍層 0.75 μ 以下 均一電活性，光沲萬能 助 30~60°C 一般為半熟	耐摩耗性 5 μ 至 0.1 mm 硬度、電鍍效率 佳良，熱前處理好 45~55°C 使用輔助陽極
表面反應點 溫 度		
溫 度		

本實驗將試件分成四組，一組無電鍍，另三組分別在試件直徑12mm處鍍上0.02mm、0.06mm、0.1mm的硬鎔，試件鍍鎔的範圍如附錄三所示，而鍍鎔厚度的誤差以不超過0.005mm為限。本實驗以相當精確的材料處理，消除各項影響因素而來探討鍍硬鎔後對疲勞強度的影響。

## 2-2 實驗裝置

本實驗採用最常用的迴轉彎曲疲勞試驗機，

其構造如圖二所示：



圖二、迴轉彎曲疲勞試驗機構造原理 [1]

將試桿迴轉同時加以彎曲荷重，試桿兩端各夾持器之外端為支點尺，內端懸上荷重W，試桿受恆定值之剪矩，而在中央斷面產生最大剪壓力，由圖可求出最大剪壓力大小為：

$$M = W/2 * L \quad (8)$$

$$\sigma = 32M/\pi d^3 = 16WI/\pi d^3 \quad (9)$$

## 2-3 疲勞限求法

將相同處理條件的試樣數支，然後以荷重遞減法即可求出疲勞限，對碳鋼而言，疲勞限值約為抗拉強度的一半，S20C的抗拉強度為 $50\text{Kg/mm}^2$ ，故疲勞強度約為 $25\text{Kg/mm}^2$ ，但本實驗限於時間限制，故規定 $10^6$ 轉為疲勞限值的轉數。

我們將壓力值調整至略大於疲勞限值後，再增加或減小壓力，可求出S-N曲線上的數個點，然後用統計學線性迴歸分析，可求出 $10^6$ 轉的疲勞限，並定此點為材料的疲勞強度。

## 三、實驗結果

由疲勞試驗所得之壓力和轉數的座標值，經由線性迴歸後所得到圖三之S-N曲線圖形，由圖上可看出鍍硬鎔後疲勞限層明顯下降；而且鍍鎔0.02mm的疲勞限比鍍0.06mm及0.1mm的疲勞限

為低；而鍍 0.06mm 及鍍 0.1mm 兩者的疲勞限約相等，鍍層厚度和疲勞限下降的百分比如圖四所示。

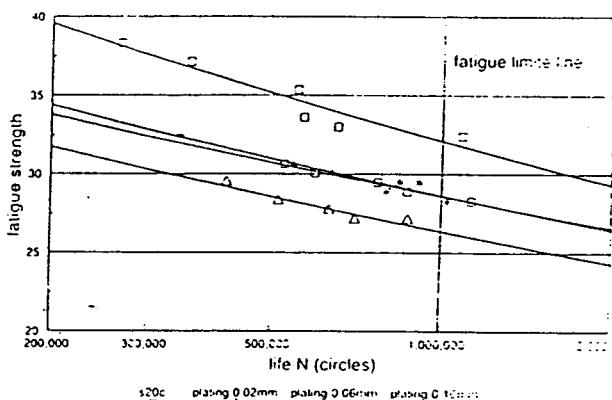
由圖四的結果，我們可以應用到公式(1)。把鍍鉻厚度對疲勞限的影響因素  $K_f$  值找出，此  $K_f$  值可列為公式(1) 中的  $K_f$  大小，如此我們能對鍍鉻後疲勞限的下降值有參考數值。

由於只考慮電鍍，所以假設  $K_a = K_b = K_c = K_d = K_e = 1$ 。

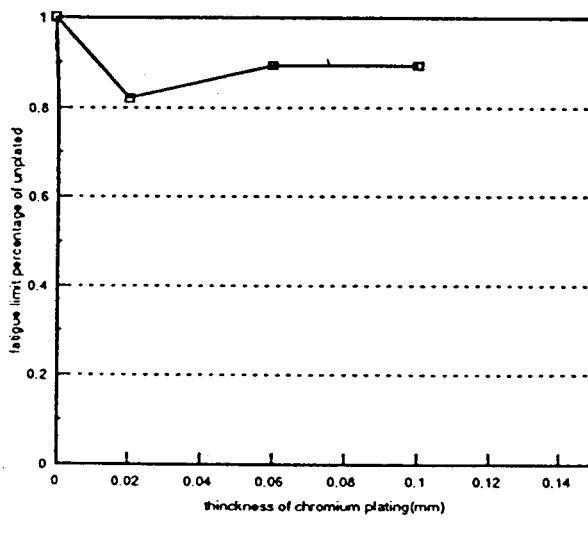
電鍍後所測得疲勞限

$$K_f = \frac{\text{電鍍後所測得疲勞限}}{\text{未電鍍前所測得疲勞限}}$$

未電鍍前所測得疲勞限



圖三. 鍍不同厚度鉻後疲勞限值



圖四. 鍍鉻厚度對疲勞限的影響因素  $K_f$  之大小

#### 四. 實驗結果之探討

鍍硬鉻雖然會得到抗熱性、耐磨、抗蝕的表面，但卻會使疲勞限下降，其原因为氫原子進入鋼內產生氫應力脆裂。

銅溶於酸時，一定會發生氫反壓，故在電鍍時一定會發生氫。氫原子為所有元素中最小的原子，在常溫也會傾入鐵及其它金屬的結晶格子中，貫穿結晶格子而移動。侵入金屬中的氫原子成為分子氫，使金屬脆化，集中金屬的氧化部，增高該處的壓力，終將金屬拉裂。

#### 五. 結論

本實驗係討論不同鍍鉻厚度對疲勞限的影響大小，並求出  $K_f$  值的大小，以做為鍍鉻件的疲勞設計參考，經由本實驗中可得到下列結論：

1. 經過鍍硬鉻處理後，會得到表面相當耐磨且耐鈎的表層，但鍍鉻後的表層肉眼可看出鍍層的微裂，且裂開形狀不規則，而且表層不會很光亮。
2. 鍍硬鉻後會使材料產生脆化，其原因是電鍍時由於酸性的鍍液浸入材料，而使極小的氫原子滲入材料表面，使得材料產生氫壓力而脆裂。
3. 由於鍍硬鉻使材料產生脆裂性，使得材料較不易耐疲勞，下降的比率為未電鍍處理前的 20%。
4. 鍍硬鉻 0.02mm 時，疲勞限下降最多，而鍍硬鉻 0.06mm 和 0.10mm 疲勞限下降的程度約略相等，下降比率均為未電鍍處理前的 10%。

#### 六. 參考文獻

1. 平正 著 機械工程實驗(金屬材料)，滄海書局，1985年，P. 129 - 145

2. 蘇癸陽 著，實用電鍍理論與實際，復文書局，  
1983年， p165

3. Joseph Marin, Mechanical Behavior of  
Material, prentice-hall, Englewood Cliffs,  
N. J. , 1962, p. 224.

4. 吳嘉祥，嚴孝全譯 機械設計，曉園書局，  
1987年，P. 129-145.

5. 小栗富士雄 著，標準機械設計圖表便覽，台  
隆書局，1986年，P. 3-27

## 八. 建議

以下提出一些建議，以做為有興趣疲勞研究的同學做為參考，並提供給系上做為專題課程的參考。

1. 做專題前，應先了解所需要的設備，並且要和蒐集的資料相佐證，再研究其可行性。如本專題原本要做應力腐蝕，但進行到一半時才了解以系上現有的設備並不可能完成實驗。

2. 組員之間和指導老師應儘量溝通協調，並時常找老師研究，大家要分工合作，才不至於浪費太多時間。

3. 實驗前應先做好準備工作，該用的工具與資料都準備齊全之後，才能事半功倍。

4. 系上缺乏顯微鏡照相及硬度試驗的設備，希望系上這些必要的設備以後能慢慢添購。

5. 將預備要做的實驗項目先做一番整理，並建立實驗表格，逐次將實驗過程正確的記錄下來。

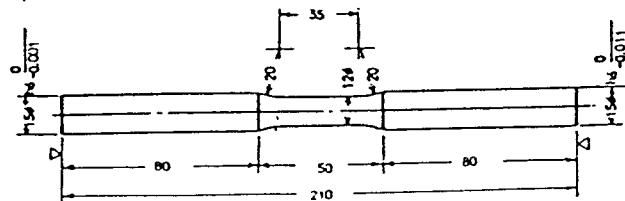
6. 延議將專題課程擱至一下及二上，因為在二下時有人想升學，有人忙著找工作，對專題課程都覺得有力不從心之感。

7. 專題的報告格式及有關報告寫法，應利用上課時間來講解討論。

## 九. 附錄

### 附錄一：

迴轉彎曲疲勞試驗 (ASTM E466) 之常溫標準試片尺寸：



迴轉彎曲疲勞試驗 (ASTM E466) 之常溫  
標準試驗片之NC程式

程式一：

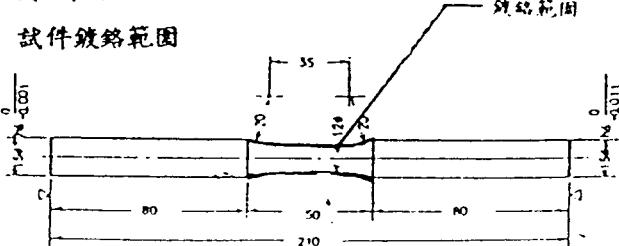
```
G00 X80 Z5.0
G97 M03 S3500 T100
G00 X15.0 Z4.0 T1
G01 Z-80 F0.15
G01 X12.5 Z87.5
G01 Z-122.5
G01 X15 Z-130
G01 Z-160
G00 X15 Z-80
G02 X12 Z87.5 R20
G01 Z-122.5
G02 X15 Z-130 R20
G01 X15.5 Z130.5
G00 X80 Z5 T0
M05
M30
```

程式二：

```
G00 X80.0 Z5.0
G97 M03 S3500 T200
G00 X15.0 Z3.0 T2
G01 Z80.0 Z5.0 T0
G00 X80.0 Z5.0 T0
M05
M30
```

## 附錄三：

## 試件鍍鉻範圍



## Abstract

This paper discusses the influence of chromium plated structure steel on the fatigue limit. The S20C structure steel is chosen as the specimen material and machined by a NC lathe with carefully controlling its dimension. The specimen is plated with different thickness of chromium and then tested by the rotating-bending fatigue test rig, for obtaining the fatigue limit. In order to evaluate the influence of chromium thickness on the fatigue limit, the influence coefficient,  $k$ , is determined for the future reference of fatigue design. During the process of chromium plating, the specimen must be kept in the acidity chromium plating liquid; therefore, the hydrogen atom can seep into the material such that the material will become brittle. Due to the brittleness of chromium-plated material, the fatigue strength can decrease about 10%-20%. The fatigue limit of 0.02mm chromium-plated steel decreases at the most, while those of 0.06mm and 0.10mm chromium plated steel decrease less. The fatigue limit of chromium plated steel with the thickness of 0.06mm and 0.1mm decrease nearly the same about 10%.