## 第三章 實尺寸梁柱接頭試驗

3.1 引言

經由前章的探討顯示,柱斷面型式與梁柱接合方式,影響擴翼式 梁柱接頭之耐震能力及接面處之應力分佈;採托梁系統之擴翼式梁柱 接頭,已證實擁有良好的耐震行為。本章旨在驗證將擴翼型式運用於 H型柱接頭,接合方式採腹板螺栓接合翼板全滲透銲接,是否具有足 夠之韌性能力與穩定的耐震行為;藉由實尺寸試體之反覆載重試驗, 探討各試體之韌性能力、遲滯迴圈及破壞模式,以瞭解各研究參數對 試體行為之影響程度。

## 3.2 擴翼式接頭之設計參數

擴翼式接頭如圖 3.1 所示,影響梁端擴翼設計之參數有 $K_1 \times K_a$ 與 $K_b \circ$ 參數 $K_1 = b_{wf}/b_f$ ,為擴翼寬度 $b_{wf}$ 與梁翼寬 $b_f$ 之比值,此為降低 柱面處應力與提高梁柱接頭韌性能力之指標,擴翼寬度愈大愈能減少 柱面處發生破壞的機會,所以建立一適當的擴翼標準為本研究之重 點。

參數 $K_a = L_a/b_f$ ,為擴翼長度 $L_a$ 與梁翼寬 $b_f$ 之比值,該段長度會 影響塑鉸機制是否遠離柱面發展。由於梁柱接面處為全滲透銲之熱影 響區,使得該處易產生母材脆化及存在殘留應力,故受力後會較早進 入降伏階段且塑性能力較差;而且此處亦因扇形開孔之幾何形狀不連 續之影響,其根部位置有高應力集中現象,因此擴翼段應有足夠的長 度以減少塑性區域對柱面處之影響。參數 $K_b = L_b/d_b$ ,為擴翼圓弧段 長度 $L_b$ 與梁深 $d_b$ 之比值,此參數為探討圓弧末端之塑性行為發展,圓 弧段長度太短則圓弧較陡峭,易於末端處有應力集中現象。

擴翼式接頭亦可視為圓弧切削式接頭之改良,圓弧切削是在距離 梁柱接面適當位置進行梁斷面的減弱,而擴翼型式則是在梁柱接面處 增加梁斷面之補強方式。切削式接頭經過多次分析與試驗已訂出可信 賴之設計參數範圍;本研究參考 FEMA-350 (2000) 對圓弧切削式接 頭參數範圍的建議,設定 K<sub>a</sub>之參數範圍為 0.6 至 0.8 與K<sub>b</sub>之參數範圍 為 0.3 至 0.45,作為實尺寸試體之設計依據,以探討擴翼式梁柱接頭 之韌性能力與耐震行為。

## 3.3 試體規劃與製作

#### 試體規劃

本研究規劃了六組試體,試體規格與設計參數如表 3.1 與 3.2 所 示。試體 PN 為傳統型式之梁柱接頭,作為對照組;另外五組試體為 擴翼型式接頭,皆以 WF (Widen Flange)命名。試體 WF6-1 取 K<sub>a</sub> 為 0.6、K<sub>b</sub>為 0.3 作為設計,試體 WF6-2 則是以K<sub>a</sub>為 0.8、K<sub>b</sub>為 0.45, 其擴翼寬度b<sub>wf</sub> 分別為 415 與 445 mm,對應之參數K<sub>1</sub>為 1.38 與 1.48, 目的在驗證參數範圍之可信度,藉此瞭解實際試體行為。試體 WF6-3 之b<sub>wf</sub> 為 395 mm,參數K<sub>a</sub>、K<sub>b</sub>則與試體 WF6-1 相同,目的為比較不 同擴翼程度對梁柱接面處之影響;試體 WF7-1、WF7-2 採用較大尺 寸的梁,以驗證不同尺寸之試體是否依然具有穩定的耐震行為。

## 試體製作

所有梁柱接頭試體之梁與柱構件皆採用 A572 Gr. 50 鋼材,材料 依拉力試驗所得之實際強度列於表 3.3 (應力-應變關係如圖 3.2 所 示),各試體之接合細節如圖 3.3 至 3.7 所示。試體 PN 及 WF6 系列之 鋼梁斷面為 H588×300×12×20 之熱軋型鋼,其擴翼式短梁段採用與鋼 梁同厚之鋼板裁切組合而成,全梁總長為 3030 mm;柱斷面為 H550×550×20×30 之 H 型組合斷面,柱支承間距長度為 3000 mm。試 體 WF7 系列則採鋼梁斷面為 H700×300×13×24 之熱軋型鋼,擴翼式 短梁亦採與鋼梁斷面對應同厚之鋼板裁切組合而成,全梁總長為 3600 mm;柱斷面為 H550×550×30×40 之 H 型組合斷面。

擴翼式短梁段與鋼梁先於工廠進行組裝,完成之全梁運至現地與 柱進行接合,續接處之梁翼採開槽全滲透銲接方式,梁腹板使用連接 板以填角銲連接。本研究採傳統型式梁柱接頭之接合方式,即梁翼採 全滲透銲接、梁腹與剪力板採螺栓接合,剪力板與梁腹並不施加填角 銲。

為模擬現場梁翼-柱面全滲透銲接與銲接的情形, 試體梁以水平 置放方式銲於垂直之柱面 (照片 3.1), 銲接程序遵循 AWS 之規定。 雖然研究顯示 (FEMA-350) 移除梁下翼板之背墊板並施加額外之填 角銲, 同時移除梁翼全滲透銲之導弧板, 如此可減低初始裂縫及銲道 始熔不完全等對試體行為不良影響之因素。這些建議對鋼骨構造物於 現場施工是困難的, 且成本亦增加; 所以本研究之試體於梁翼全滲透 銲接完成後梁下翼板之背墊板並不移除且保留導弧板, 以此方式驗證 擴翼補強式接頭能否兼顧施工可行性與經濟。

## 3.4 試驗裝置與程序

#### 試驗裝置

依據 AISC Seismic Provisions (2005) 對於試驗設置之規定,梁柱

子結構試驗應盡可能地接近實際結構受地震力作用時之實際狀況,且 進行子結構試驗應符合以下之規定:

- 1. 子結構試體至少須包含一根柱,可於單邊或雙邊接梁。
- 受測子結構試體之反曲點應與真實結構受地震力作用時之反 曲點位置相符。
- 受測子結構試體允許於接近載重作用處或反曲點位置,設置 側向支撐以提供試體之側向穩定。除非真實結構採用額外的 側向支撐,否則不允許受測試體出現額外側向支撐。

本研究之試體配置如圖 3.8 及照片 3.2 所示。梁柱子結構試體為 一懸臂構架,為邊柱接梁之型式;邊界條件乃模擬抗彎構架受地震力 作用之情形,故梁取全跨之半而柱取相鄰兩樓層柱高之半,即構架之 理論反曲點位置。柱兩端模擬成簡支承,在梁自由端施加側向力。

為量測試體梁、柱及梁柱腹板交會區之變位,各測量儀器之架設 位置如圖 3.9 與照片 3.3 所示。於柱上下連續板中央位置裝設兩個測 微計 (Dial-Gage),用以量測柱之旋轉變形;梁柱腹板交會區之對角 線上亦裝設兩個測微計 (π-Gage),以量測交會區之變形。此外,為瞭 解試體受力時之局部行為,於梁翼板與腹板適當位置上黏貼單軸向應 變計。

#### 試驗程序

油壓致動器以位移控制施加反覆荷載於梁之自由端,位移歷程根 據 AISC 所規定 (如圖 3.10),以層間變位角為設計位移歷程之依據, 層間變位角即為梁端變位與梁端至柱中心距離之比值。試體之位移歷 程為層間變位角 0.375%、0.5%與 0.75% 弧度下各加載六個迴圈,1% 弧度加載四個迴圈,而 1.5%、2%、3%及 4% 弧度各加載兩個迴圈, 之後每增加 1% 弧度皆加載兩個迴圈,如此進行試驗直至試體破壞或 達油壓致動器之行程限制為止。

3.5 試體行為

試體 PN

試體 PN 為未擴翼之傳統型式梁柱接頭。層間變位角 0.375% 至 0.75% 弧度時還處於彈性階段,惟梁翼板全滲透銲道處有橫向斑紋狀 石灰剝落產生,於初始狀態下此處有應力集中現象 (照片 3.4)。

ALLING ..

由 0.75% 至 1% 弧度時, 試體外觀行為並無太大改變, 梁翼全 滲透銲道處橫向斑紋增加, 顯示此處應力逐漸增大。進入 1.5% 弧度 後, 載重-位移曲線圖 4.1-(a) 開始彎折, 試體行為進入塑性階段。梁 翼板於扇型開孔處出現放射狀石灰剝落, 翼板兩側也有平行於梁寬方 向之橫紋石灰剝落產生, 此時全滲透銲道處之石灰剝落增加且向外擴 張。

層間變位角進入 2% 弧度後,橫向斑紋剝落增多,梁翼板接近柱 面之區域呈現大範圍石灰剝落 (照片 3.5),顯示此處呈現高應力狀 態。進入 3% 弧度時,梁下翼板全滲透銲道之一端有開裂產生,隨著 載重增加裂縫逐漸加大,並沿著銲道的方向延伸 (照片 3.6),此時因 下翼板的部分撕裂造成載重下降。進入 3% 弧度負方向後,上翼板發 生突然性斷裂,此時載重劇降於是終止實驗。試驗結束後觀察上翼板 撕裂狀態,發現梁翼板於扇型開孔處產生開裂並向兩側延伸導致整個 上翼板斷裂 (照片 3.7)。

#### 試體 WF6-1

試體 WF6-1 於層間變位角 0.375% 弧度時,在梁下翼板全滲透銲 道位置附近,首先觀察到輕微斑紋石灰剝落,表示此處在初始狀態下 有應力集中現象。由載重-位移曲線圖 4.2-(a) 可知 0.5% 至 0.75% 弧 度時,試體還處於彈性階段,整體行為並無明顯變化。

進入1% 弧度後,近全滲透銲道處之梁翼板表面斑紋石灰剝落明 顯增多,梁翼板於扇型開孔處出現與梁縱向呈45度之斜向斑紋剝 落,且有向外延伸的趨勢(照片3.8)。層間變位角進入1.5% 弧度後 載重-位移曲線開始彎折,即進入塑性階段。此時梁柱接頭交會區之 柱腹板出現橫向及縱向條狀石灰剝落,表示交會區有部分降伏。行程 至2% 弧度時,梁翼於圓弧末端出現平行於梁寬方向之剝落紋路且有 逐漸增加的趨勢,顯示此處亦進入降伏狀態(照片3.9)。

位移進入3% 弧度後,石灰剝落明顯且逐漸從圓弧末端往遠離柱 面方向擴展,呈現區域性的石灰脫落;梁腹兩端於此處也出現斜向石 灰剝落斑紋,顯示降伏範圍從梁翼近入梁腹。行程進入4% 弧度後, 梁翼板上於銲道處、圓弧末端之石灰脫落顯著,梁腹板斜向石灰剝落 斑紋增多且從兩側向梁腹中心延伸(照片 3.10)。完成4% 弧度第一 迴圈後,梁腹-梁翼銲道於扇形開孔處有裂縫產生,裂縫沿著梁縱向 往上延伸約5mm。

反覆加載走至 5% 弧度時,梁翼板石灰於圓弧末端範圍內已大量 剝落,顯示梁翼此處已全段降伏,梁腹板於圓弧末端處之石灰呈現大 範圍剝落且逐漸向中心延伸靠近,塑鉸機制將在此處形成。試體於 5% 弧度第一迴圈負方向載出現微幅下降,此乃因為梁下翼板發生明

顯局部挫區所致 (照片 3.11),此時負方向最大載重為-701 kN;試體 進入第二迴圈正方向後,上翼板亦發生局部挫屈,此時正方向最大載 重為+760 kN。同時在梁上翼板-柱面之全滲透銲道兩端發現裂縫,裂 縫起始於翼板與導弧板之間隙並沿著銲道向梁翼板中心延伸。其後, 位移進入第二迴圈負方向時,梁腹板-上翼板之銲道於扇形開孔處裂 縫長度加大約為 10 mm,並延著銲道方向緩慢成長。當位移行程完成 5.8% 弧度,梁翼呈現嚴重局部挫屈,梁腹因挫屈而明顯鼓起 (照片 3.12)。最終因為實驗設備之行程限制而終止實驗。

### 試體 WF6-2

試體 WF6-2 在層間變位角 0.375% 至 0.5% 弧度時,梁翼板末端 近柱面處有斑紋狀石灰剝落產生,此時載重-位移曲線圖 4.3-(a) 呈現 線性狀態,試體還保持在彈性階段,顯示此處有應力集中現象。進入 0.75% 弧度後,試體無太大變化,梁翼板上石灰剝落也只局限於梁翼 末端全滲透銲道處,剝落纹路向兩側延伸並有逐漸增多擴張之趨勢 (照片 3.13)。完成 1% 弧度後,梁翼板上於扇形開孔處出現斜向斑紋 石灰剝落,其方向與梁縱向呈 45 度並向翼板兩端延伸。

位移行程至 1.5% 弧度時,梁翼圓弧末端處出現條紋石灰剝落, 由兩端向中心延伸增多,顯示此處開始進入降階段。進入 2% 弧度 後,梁翼板上石灰剝落明顯增多且範圍擴大,全滲透銲道、扇形開孔 及圓弧末端位置已密佈著石灰剝落斑紋 (照片 3.14),由此可知這些 區域有著較高的應力分佈,是試體最終可能發生破壞之處。

行程進入3% 弧度後,梁翼板上的石灰剝落已呈大範圍分佈,顯 示降伏狀態已由局部位置擴展至全區域降伏。梁腹板兩側於圓弧末端

處出現些許橫紋狀石灰剝落,此時降伏區域也由梁翼伸入梁腹位置。 繼續行程至 4% 弧度後,圓弧末端處石灰剝落已變成大範圍石灰掉 落,梁腹板兩側之石灰剝落增多且向腹板中心延伸靠近,顯示塑鉸機 制將於此處形成 (照片 3.15)。

反覆加載至 5% 弧度第一迴圈負方向,梁上翼板-腹板之銲道於 扇形開孔位置有開裂產生,至第二迴圈正方向下翼板於相同位置亦發 生開裂,裂縫沿著銲道方向往上擴張約 5 mm 的長度。完成 5% 弧度 後,梁下翼板發生明顯局部挫屈,此時正方向最大載重為+805 kN, 負方向為-752 kN,梁腹板大量石灰剝由下翼板圓弧末端處向中心貫 穿 (照片 3.16)。試體完成 5.8% 弧度後,下翼板已嚴重挫屈,上翼板 並無明顯挫屈產生,此時觀察發現梁柱交會區有些許變形產生 (照片 3.17),最終因行程限制而終止實驗。

### 試體 WF6-3



1896

位移行程增至 1.5% 弧度, 試體行為進入塑性階段。圓弧末端之 橫紋石灰剝落由翼板兩側向中心延伸, 橫紋數量增多且逐漸往遠離柱 面方向發展; 斜向石灰剝落由扇形開孔處往兩側圓弧段方向, 呈現放 射狀延伸擴張 (照片 3.18)。

持續加載至 3% 弧度時,圓弧末端處之石灰剝落由梁翼擴至梁 腹,梁腹板兩側初現些許石灰剝落斑紋,其發展方向由兩側向梁腹中 心延伸。此時降伏區域由翼板進入腹板,預期塑鉸機制於此處產生。
進入 4% 弧度第一迴圈正方向時,上翼板-腹板之銲道於扇形開孔處
產生開裂,裂縫沿著銲道與母材間向上延伸約 15 mm;梁翼板上呈現
區域性石灰脫落,其範圍涵蓋了圓弧段及末端處,此時翼板已是大範
圍進入降伏狀態 (照片 3.19)。走完第二迴圈後,上翼板開孔處之銲
道裂縫已達 30 mm (照片 3.20);梁翼-柱面之全滲透銲道兩端亦發現
裂縫,旦並未延伸擴大。

行程至 5% 弧度第一迴圈負方向,下翼板發生局部挫屈,載重-位移曲線顯示此時力量遞減,此時負方向最大載重為-722 kN;進入 第二迴圈正方向時,試體發出巨大響聲,載重迅速下降而暫停試驗。 觀察試體發現梁下翼板沿著全滲透銲道處全撕裂破壞 (照片 3.21), 於是更改行程往 5.8% 弧度負方向行進,最終完成 5.8% 弧度負方向 後終止實驗,此時下翼板呈現明顯局部挫屈 (照片 3.22)。

#### 試體 WF7-1

# 20000000

試體WF7-1於層間變位角 0.375% 及 0.5% 弧度還保持在彈性範 圍內,此時試體並無明顯變化,惟在梁翼板近柱面處有斑紋狀石灰剝 落產生,顯示初始狀態下此處已有應力集中現象。進入 0.75% 弧度 層間變位角後,全滲透銲道處之斑紋石灰剝落增加並向外延伸,顯示 應力正逐漸增加,其它位置並無太大變化。位移行程走至 1% 弧度 後,梁翼扇形開孔處出現了放射狀斑紋石灰剝落,梁翼於圓弧末端處 也有橫向條紋狀石灰剝落產生。

加載至 1.5% 弧度時,由載重-位移曲線圖 4.5-(a) 可看出試體於 此時進入塑性階段,梁上下翼板於圓弧末端處之石灰剝落增加且往遠

離柱面方向擴展;扇形開孔處之石灰剝落也明顯增加,並沿著與梁縱 向夾45度方向外延伸,顯示應力有逐漸增加的趨勢(照片3.23)。進 入2%弧度後,梁翼板呈現大範圍石灰剝落,同時也擴展至腹板,於 梁腹板兩側產生了斜向條紋狀石灰剝落,顯示降伏區域已由梁翼進入 梁腹。

行程進入 3% 弧度後,梁腹板石灰剝落增多且從兩側向中心延 伸,顯示塑鉸機制將於此處產生 (照片 3.24)。反覆加載至 4% 弧度 第一迴圈時,梁翼板圓弧末端範圍石灰大部份均已脫落,下翼板有輕 微局部挫屈產生,梁翼-梁腹銲道於扇形開孔處發現有開裂情形;第 二迴圈時於上翼板亦產生輕微局部挫屈。觀察扇形開孔根部之裂縫並 未繼續擴大,此時正負方向載重最大值為+923 kN 與-900 kN。

位移行程完成4% 弧度後,梁翼局部挫屈更加明顯,此時梁腹大 量石灰剝落從兩側向中心貫穿,顯示此處已發生全斷面降伏,塑鉸機 制產生於圓弧末端處。觀察試體發現梁翼全滲透銲道兩端亦有開裂產 生,而梁腹與梁翼於扇形開孔根部交接處之裂縫並未繼續延伸,顯示 試體藉由翼板局部挫屈而產生消散能量的效果。由於實驗設備之行程 限制,最終走完4.7% 弧度即終止試驗 (照片3.25)。

#### 試體 WF7-2

層間變位角 0.375% 及 1% 弧度之試體行為與試體 WF7-1 相 (4),並無明顯差異。行程進入 1.5% 弧度時,載重-位移曲線開始彎 曲為非線性段,此時試體進入塑性階段。梁翼全滲透銲道處石灰剝落 增加且向外延伸,梁翼板扇形開孔處之石灰剝落亦增加,其方向由翼 板中心呈幅射狀延伸 (照片 3.26)。行程進入 2% 弧度後,全滲透銲

道及扇形開孔處石灰剝落更加明顯且範圍擴大,梁翼板圓弧末端橫向 條紋狀石灰剝落增多,其範圍由圓弧段往遠離柱面方向擴展(照片 3.27)。梁腹板兩側此時也出現條紋狀石灰剝落,顯示降伏區域已由梁 翼板進入梁腹板。

位移行程進入3% 弧度後,梁翼板呈現大範圍石灰脫落,梁腹板 兩側石灰剝落增加並向梁腹中心伸入,由此顯示塑鉸機制將於此處產 生(照片3.28)。反覆加載進入4%弧度第一迴圈正方向時,發現梁 下翼板-柱面之全滲透銲道於翼板與導弧板間產生開裂,上翼板-腹板 之銲道於扇形開孔處也有裂縫產生。到了第一迴圈負方向,梁上下翼 板銲道兩端及扇形開孔梁腹-梁翼銲道處皆出現裂縫;下翼板發生了 些微局部挫屈但載重並未下降,翼板石灰已嚴重脫落,顯示試體已呈 現大範圍區域進入降伏狀態(照片3.29)。

進入 4% 弧度第二迴圈正方向,試體發出撕裂聲響同時載重下降,觀察試體發現裂縫沿著銲道往母材滲入,下翼板約有三分之一已 撕裂 (照片 3.30),但此時也完成了正方向的行程進入負方向,所以 裂縫並未繼續延伸。走完負方向行程後,下翼板挫屈更為明顯,此時 正負方向最大載重分別為+930 kN 與負-897 kN。當行程進入 5% 弧 度時,梁下翼板由於前一行程已有撕裂,再加上發生局部挫屈的影 響,導致裂縫延伸進入扇形開孔處,此時發出巨大聲響載重驟降,下 翼板沿著梁寬方向完全撕裂 (照片 3.31),於是終止實驗。

表 3.1 試體規格

試體	梁柱尺寸	材料	$L_{a}$	$L_{b}$	$b_{\rm wf}$
编號	(mm)	性質	(mm)	(mm)	(mm)
PN	梁 H588×300×12×20 柱 H550×550×20×30	A572 Gr. 50	_	_	_
WF6-1			180	176	415
WF6-2			240	265	445
WF6-3			180	176	395
WF7-1	梁 H700×300×13×24		175	245	415
WF7-2	柱 H550×550×30×40		175	245	395



Specimen	$M_{_{p,wf}}/M_{_f}$	$K_{I}(b_{wf}/b_{f})$	$K_a(L_a/b_f)$	$K_{_b}ig(L_{_b}/d_{_b}ig)$
WF6-1	1.15	1.38	0.6	0.30
WF6-2	1.15	1.48	0.8	0.45
WF6-3	1.10	1.32	0.6	0.30
WF7-1	1.15	1.38	0.58	0.35
WF7-2	1.10	1.32	0.58	0.35

M<sub>p,wf</sub>:梁柱接面處之設計彎矩

 $M_f$ :梁柱接面處之需求彎矩

試體編號	梁柱尺寸	翼板		腹板	
		F <sub>y</sub> (MPa)	$F_u$ (MPa)	F <sub>y</sub> (MPa)	$F_u$ (MPa)
PN WF6-1 WF6-2 WF6-3	擴翼式短梁	430	526	407	520
	梁	412	502	451	533
	柱	393	539	390	533
WF7-1	擴翼式短梁	387	519	433	572
	梁	387	507	429	529
	柱	400	574	443	590
WF7-2	擴翼式短梁	387	519	433	572
	梁	387	507	429	529
	柱	385	544	416	588

表 3.3 試體鋼板拉力試驗強度





圖 3.1 擴翼式梁柱接頭示意圖



圖 3.2 拉力試驗之應力-應變關係圖



圖 3.3 試體 WF6-1 之接合細節



H 550x550x30x40 (A572 Gr. 50) H 700x300x13x24 (A572 Gr. 50)

圖 3.4 試體 WF6-2 之接合細節



圖 3.5 試體 WF6-3 之接合細節



圖 3.6 試體 WF7-1 之接合細節



圖 3.7 試體 WF7-2 之接合細節





1,2: Dial-Gage,量測柱變形

3,4:π-Gage,量測交會區剪力變形

圖 3.9 量測儀器配置圖



圖 3.10 位移控制歷程圖



照片 3.1 模擬現地銲接之情形



照片 3.2 實驗設置



照片 3.3 梁柱交會區量測儀器配置情形



照片 3.4 試體 PN 於梁翼末端全滲透銲道處產生石灰剝落橫紋 (0.75% drift)



照片 3.5 試體 PN 翼板之石灰剝落增多 (2% drift)



照片 3.6 試體 PN 於下翼板全滲透銲道處發生部分開裂 (3% drift)



照片 3.7 試體 PN 上翼板沿寬度方向撕裂 (3% drift)





照片 3.8 試體 WF6-1 於梁翼全滲透銲道處與扇形開孔位置呈現橫向 及斜向石灰剝落 (1% drift)



照片 3.9 試體 WF6-1 於梁翼圓弧末端出現橫向斑紋石灰剝落 (2% drift)



照片 3.10 試體 WF6-1 於梁翼上呈現顯著石灰脫落 (3% drift)



照片 3.11 試體 WF6-1 於下翼板發生明顯局部挫屈 (5% drift)



照片 3.12 試體 WF6-1 最終於梁翼與梁腹產生嚴重局部挫屈 (5.8% drift)



照片 3.13 試體 WF6-2 於梁翼全滲透銲道處之橫紋石灰剝落逐漸增多 擴張 (0.75% drift)



照片 3.14 試體 WF6-2 於梁翼板上之全滲透銲道、扇形開孔與圓弧末 端處石灰剝落密佈 (2% drift)



照片 3.15 試體 WF6-2 於梁翼板上之全滲透銲道、扇形開孔與圓弧末 端處石灰剝落密佈 (2% drift)



照片 3.16 試體 WF6-2 於梁下翼板發生局部挫屈且梁腹兩側石灰剝落 向梁腹中心延伸擴張 (5% drift)



照片 3.17 試體 WF6-2 最終於梁下翼板發生嚴重局部挫屈且梁柱交會 區有些許變形產生 (5.8% drift)



照片 3.18 試體 WF6-3 於梁翼板上圓弧末端出現橫向石灰剝落,扇形 開孔處斜向剝落斑紋往兩側延伸 (1.5% drift)



照片 3.20 試體 WF6-3 於第二迴圈時,上翼板扇形開孔處之銲道裂縫延伸約 30 mm (4% drift)



照片 3.21 試體 WF6-3 於第二迴圈正方向時,梁下翼板於全滲透銲道 處產生撕裂破壞 (5% drift)



照片 3.22 試體 WF6-3 完成負方向行程後,下翼板呈現明顯局部挫屈 (5.8% drift)



照片 3.23 試體 WF7-1 扇形開孔處之石灰剝落沿著與梁縱向夾 45 度 方向外延伸 (1.5% drift)



照片 3.24 試體 WF7-1 於梁腹板之石灰剝落增多且從兩側向中心延伸 (3% drift)



照片 3.25 試體 WF7-1 最終呈現局部挫屈,且塑鉸行成於圓弧末端處 (4.7% drift)



照片 3.26 試體 WF7-2 於梁翼全滲透銲道處石灰剝落增加,扇形開孔 處之石灰剝落由翼板中心呈幅射狀延伸 (1.5% drift)



照片 3.27 試體 WF7-2 於梁翼板圓弧末端之橫向條紋狀石灰剝落增多 且往遠離柱面方向擴展 (2% drift)



照片 3.28 試體 WF7-2 於梁腹板兩側石灰剝落增加並向梁腹中心伸入, 塑鉸將於此處產生 (3% drift)



照片 3.29 試體 WF7-2 於梁翼板上之石灰脫落明顯,試體呈現大範圍區域降伏 (4% drift)





照片 3.30 試體 WF7-2 於第二迴圈時,梁下翼板約有三分之一寬度已 撕裂 (4% drift)



照片 3.31 試體 WF7-2 最終因裂縫繼續延伸導致下翼板沿寬度方向撕裂破壞 (4% drift)

