602

# Al-Mg-Si 系合金摩擦攪拌スポット接合継手の 疲労挙動に及ぼす後熱処理の影響

岐阜県機械材料研 〇戸崎康成 岐阜大学 植松美彦 松下電産 村田瞬亮 岐阜大学 戸梶惠郎 太平洋工業 栗田達夫

# Effect of Post Heat Treatment on Fatigue Behaviour of Friction Stir Spot Welded Al-Mg-Si Alloy

# Yasunari TOZAKI, Yoshihiko UEMATSU, Shunsuke MURATA, Keiro TOKAJI and Tatsuo KURITA

## 1 緒 言

近年,自動車などの輸送機器では,軽量なアルミニウム(Al)合金薄板の利用が増加しており,その接合手法 として摩擦攪拌スポット接合(FSSW: Friction Stir Spot Welding)が注目されている.しかし,FSSWは新しい接 合技術であり,その疲労破壊機構を明らかにする必要が ある.前報<sup>1)</sup>では継手の疲労挙動について報告したが, 実用上問題となる接合後の熱処理が疲労挙動に及ぼす 影響は未だ明らかではない.

そこで本研究では、後熱処理を施した FSSW 重ね継手 を用いて引張せん断疲労試験を行い、疲労挙動に与える 熱処理の影響について検討した.

### 2 供試材および実験方法

2.1 供試材および後熱処理 供試材は, Al-Mg-Si 系の 合金であり,その化学成分(mass.%)は Mg: 0.6, Si: 1.0, Fe: <0.2, Mn: 0.05, Cr: <0.05, Zn: <0.3, Ti: <0.05, Al: Bal.であ る. 板厚 2mm, 幅 30mm, 長さ 100mm の短冊状の 2 枚 の板を, 重ね継手として FSSW を施した. さらに, 接合 のまま材 (as-weld 材) に対し,後熱処理として人工時効 を施したもの (160℃で 18 時間の人工時効処理),およ びT6 処理を施したもの(550℃で 35 分間溶体化処理後, 160℃で 18 時間の人工時効処理)を試料として準備した. それぞれの継手を時効材および T6 材とする.

**2.2 実験方法** 引張試験および疲労試験には,容量 19 kN の電気油圧サーボ式疲労試験機を使用した.負荷様式は引張せん断であり,室温大気中,繰返し速度 *f* = 10Hz, 応力比 *R* = 0.1 で試験を行った.

#### 3 実験結果

3.1 接合部組織 as-weld 材の接合部組織は, Fig.1 の断 面観察例で示すように母材 (PS: Parent Sheet), SZ: Stir



Fig.1 Macroscopic appearance in cross section (as-welded).

Zone, および実質的な接合部の MZ: Mixed Zone で構成 される.また, 平均結晶粒径は PS では約 35µm, SZ お よび MZ では約 8µm と,接合部で結晶粒は微細化する <sup>1)</sup>. T6 材の断面組織を Fig.2 に示す.結晶粒の著しい粗 大化が生じていることがわかる.図中の実線と破線は, それぞれ as-weld 材の SZ と MZ に対応するが, SZ の外 側まで粗大化が認められ,白線で囲む粗大化域が as-weld 材の HAZ と考えられる. Fig.3(a)は, Fig.2 中の PS と粗 大化域の境界部 (矢印 A 部) であり,結晶粒径の著しい 不連続が確認できる.一方, SZ と MZ の境界部 (Fig.2 矢印 B 部)を Fig.3(b)に示す.境界部に沿って帯状に微 細な結晶粒が分布しており,この部分でも粒径の不連続 が生じている.なお,人工時効のみでは結晶粒は粗大化 せず, as-weld 材とほぼ同様の組織であった.

**3.2 引張強度** 引張強度は as-weld 材,時効材,T6 材 でそれぞれ 2948N, 2716N, 2748N となり,後熱処理で 若干強度が低下したが,その差は小さい.

**3.3 疲労強度** as-weld 材と後熱処理材における最大荷 重 *P*<sub>max</sub> と破断繰返し数 *N*<sub>f</sub>の関係を Fig.4 に示す. 図よ り as-weld 材と熱処理材では疲労強度にほとんど差が無 く,疲労強度に及ぼす後熱処理の影響は小さい.

3.4 疲労破壊様相 as-weld 材と後熱処理材では,疲労 強度に差はなかったが,破壊様相には相違があり,さら に荷重依存性も認められた.それぞれの破壊様相を模式



Fig.2 Macroscopic appearance in cross section (T6 treated).



Fig.3 Microstructures: (a) and (b), Magnified view at point "A" and "B" in Fig.2, respectively.



Fig.4 Relationship between maximum load,  $P_{\text{max}}$  and number of cycles to failure,  $N_{\text{f}}$ .



Fig.5 Schematic illustrations of fatigue fracture morphology (as-welded):(a) High applied load, (b) Low applied load.



Fig.6 Schematic illustrations of fatigue fracture morphology (aged):(a) High applied load, (b) Low applied load.



Fig.7 Schematic illustrations of fatigue fracture morphology (T6 treated): (a) High applied load, (b) Low applied load.

的に Fig.5~7 に示す.まず高荷重域では, as-weld 材と時 効材の破壊機構に差はなく, いずれも MZ 内でせん断的 に破壊する (Fig.5, 6(a)). しかし, T6 材のみ Fig.7(a)に 示すように MZ の下側界面で破壊が生じた.一方低荷重 域では, as-weld 材では上側の板で最終破断する (Fig.5(b))のに対し,時効材と T6 材ではいずれも下側 の板で破断した (Fig.6, 7(b)).

Fig.8 は、高荷重域での時効材の破面様相である.(a) 中の矢印 A で示すように、上下板界面で開口が認められ る.また、(a)中の矢印 B 部における拡大図を(b)に示す. 筋状の疲労破面が認められる.すなわち、前報<sup>1)</sup>で報告 したように、高荷重域では荷重負荷によって上下板界面 で開口が生じる.さらに、開口端における応力集中によ ってき裂が発生し、荷重軸に対して垂直方向にき裂が MZ 内を進展して破断に至ると考えられる.T6 材でもほ ぼ同様の破面が認められたが、前述のようにT6 材では MZ 内ではなく界面をき裂が進展した.また低荷重域で



Loading direction

Fig.8 SEM micrographs of fracture surfaces (aged): (a)  $P_{\text{max}} = 2000$ N,  $N_{\text{f}} = 2.4 \times 10^4$ , (b) Magnified view at point "B" in Fig.(a).

	친 옷을 즐길 수 있다.		and and
	Star Star	A. Carrier	
	Sec. 6	Į.	
		1. 1	
	S 7	( · · ·	1999 - Nor
		\ Wa	
10.000	4. S. C. C	1.10	100.50
200	· · · /	1	
10	· .	691 200	
	1745-5-5-	• ^ B · '	
6.	999 ( ) ( ) ( ) ( ) ( ) ( ) ( ) ( ) ( )	Ness-Ori	
	an starter a		
	and the second s		<b>50</b> 0.00
	1999 A	옷을 다 다	μυσμη

	Upper	Lower
Joint	sheet	sheet
	(Area A)	(Area B)
as-welded	94	108
aged	133	128
T6 treated	140	131

Fig.9 Hardness measurement points in cross section (aged) and measured Vickers hardness values of each joint.

は、いずれの継手も MZ 端からき裂が発生し、板幅方向 にき裂が進展して最終破断した.

#### 4考察

各材の破壊機構を検討するため, Fig.9 のように接合部 断面における硬さ分布を 200µm 間隔で格子状に測定し た. 図中の点が測定点である.また,図中の実線と破線 で囲む領域 A と B が,低荷重域での上下板におけるき 裂発生箇所に相当する.そこで領域 A と B 内での硬さ を平均し,それぞれを上下板の硬さとした.測定結果を 図中表に示す.as-weld 材では下板よりも上板の Hv が低 いのに対し,熱処理材では逆に下板の方が低い.すなわ ち,上下板で接合時の入熱量が異なるため,後熱処理に よって硬さの逆転が生じたと考えられる.

以上の結果より,まず高荷重域では,Fig.8 で示したように開口部端からき裂が発生して破断に至るが,T6 材では MZ 界面で粒径が著しく不連続(Fig.3(b))となっており, 微視組織的な不連続性によって MZ 界面をき裂が進展したと考えられる.一方低荷重域では,開口が生じないために板部で破断するが,Fig.9 に示したように,後熱処理によって上下板の硬さが逆転するため,後熱処理材では軟らかい下側の板で破断したと考えられる.

#### 5 結

言

本研究では、後熱処理を施した Al-Mg-Si 系合金 FSSW 継手の疲労試験を行い、その疲労挙動について検討した. その結果、後熱処理が疲労強度に与える影響は小さいが、 後熱処理によって疲労破壊機構が変化し、熱処理による 粒径変化と硬さ変化に起因することを明らかにした.

#### 参考文献

1) 植松美彦他, 材料, 56 (2007) 印刷中.