431 HOT-DIP すずめっき材の中間合金層成長挙動および密着性評価

新潟大 〇大木基史,新潟大院 石橋達弥,鈴木亘,新潟大 荒井実里

Intermetallic Layer Growth and Adhesion Strength on HOT-DIP Tin-Plated Materials

Motofumi OHKI, Tatsuya ISHIBASHI, Wataru SUZUKI and Misato ARAI

1 緒言

環境への負荷が小さく、またウィスカが無い均質・平 滑なすずめっきを施工可能である HOT-DIP 法により作 製された HOT-DIP すずめっき材の中間合金層(η-Cu₆Sn₅ および ε-Cu₃Sn)は加熱温度および時間の増大に伴い層 厚さが増加(成長)し、また高硬度である.よって、過 度の中間合金層成長は HOT-DIP すずめっき材が本来有 している可塑性の低減およびそれに起因する接触面間 の電気的抵抗の増大、または接触に伴う中間合金層での き裂発生およびはく離・脱落を導く可能性がある.

現在, JIS H8504: めっきの密着性試験方法¹⁾にはすず めっき材に対する密着性試験方法としてバレル研磨試 験,テープ試験,けい線試験,曲げ試験等が記載されて いる.しかし,いずれにおいても熱的負荷について特に 記されておらず,上述した中間合金層成長に伴う密着性 の低下への考慮はなされていない.

そこで本研究では、中間合金層成長後の HOT-DIP す ずめっき材における密着性評価方法の確立を目的とし て、まず各種熱処理による中間合金層成長挙動の定量化 を行うとともに、中間合金層成長後の HOT-DIP すずめ っき材に対するスクラッチ試験方式の適用を検討した.

2 試験方法

2.1 試験片 HOT-DIP すずめっき材(原田伸銅所製) を供試材として用いた.試験片の諸元を Table 1 に示す. めっき施工後のシート状すずめっき材(寸法約 150×250 mm)から,油圧式切断機を用いて所定の寸法(曲げ試 験用試験片:10×55 mm,断面観察&スクラッチ試験用 試験片:15×15 mm)に裁断して各評価試験に供した.

熱処理条件は雰囲気:大気/減圧(≈ 10⁻¹Pa),温度: 150/180℃,時間:100/200/500時間である.

2.2 中間合金層成長挙動評価方法 所定の熱処理を 施した試験片に対して,走査型電子顕微鏡 (SEM) によ る断面観察および得られた観察画像の画像処理による 層厚さの測定を行った.本研究では,ウルトラミクロト ームとダイヤモンドナイフによる試料切削法を用いて, 軟質金属を含む試験片の塑性変形を伴わない平滑な試 料断面を露出し,観察に供した.

中間合金層の成長挙動を定量的に評価するため, 観察 によって得られた各層厚さから反応速度論的方法によ って解析した.中間合金層厚さと熱処理時間の関係は(1) 式で表される.

 $Y = kt'' + B \tag{1}$

ここで Y:中間合金層厚さ[mm], t:熱処理時間[h], n: 時間指数, k:成長速度定数[mm/hⁿ], B:初期層厚さ[mm] である.時間指数 n = 0.5 のケースにおいて反応の事象は 放物線則に従う事が知られている.その場合,反応進行 の指標となる活性化エネルギをアレニウスプロットよ り求める事が可能である.(1)式右辺第一項の係数を成長 速度定数 k として定義すると,成長速度定数と活性化エ ネルギの関係は(2)式で表される.

 $k = k_0 \exp(-Q/RT)$ (2) ここで Q:活性化エネルギ[kJmol⁻¹], T:熱処理温度[K], R:気体定数[Jmol⁻¹K⁻¹], k_0 :頻度因子[mm/h^{0.5}]である. (2)式の両辺で自然対数を取り,その式に基づきデータを プロットした際の直線の傾き(Q/R)および既知の気体定 数 R より活性化エネルギ Q を決定する.

2.3 密着性評価方法 中間合金層成長後の HOT-DIP すずめっき材に対する密着性評価方法として,本研究で は硬質皮膜における一般的な密着性評価方法であるス クラッチ試験方式を採用・実施した.

本研究では日本機械学会基準 JSME S010:ドライコー ティング膜の欠陥評価試験法²⁾で規定されている条件に 準拠してスクラッチ試験を行った.スクラッチ試験から 得られる,摩擦力およびアコースティック・エミッショ ン(AE)波の垂直荷重に対する変動挙動,および試験後 のスクラッチ痕 SEM 観察を総合して臨界垂直荷重 L_C 値 を決した.

3 結果および考察

Table 2 に層厚さ測定結果を示す.この結果より,熱処 理温度 180°C におけるη-Cu₆Sn₅層増加の飽和(大気雰囲 気, 2.63→2.68 mm) もしくは減少開始(減圧雰囲気, 3.12 →1.56 mm) はほぼ表面 Sn 層の枯渇(大気雰囲気, 1.08 →0.16 mm) もしくは消失(減圧雰囲気, 0.03→0.00mm) と軌を一にしている事から,η-Cu₆Sn₅層の成長挙動の変 化は中間合金層生成メカニズムの変化に起因するもの と考えられる. すなわち, 表面 Sn 層が十分存在する時 点では, Sn 層/η-Cu₆Sn₅層界面におけるη-Cu₆Sn₅の生成, およびη-Cu₆Sn₅ 層/ε-Cu₃Sn 層界面における ε-Cu₃Sn の 生成が同時に進行する. ところが表面 Sn 層の減少・消 失が生じると、η-Cu₆Sn₅の生成が減速・停止する一方、 ε-Cu₃Sn の生成は引き続き進行するため,結果的に η-Cu₆Sn₅層の減少が誘起される.この推論は, ε-Cu₃Sn の生成がη-Cu₆Sn₅層の消失まで継続する事を示唆して いる.よって、これ以降は ε-Cu₃Sn の成長挙動に焦点を

絞って評価を行う.

ε-Cu₃Sn 層の層厚さより時間指数を求めた結果,おお よそ 0.5 である事が明らかとなった. n=0.5 での熱処理 時間と層厚さの関係を(1)式を適用して表すと、層厚さと 熱処理時間の平方根はほぼ直線近似が可能であり、その 際の比例定数(=成長速度定数 k) は熱処理雰囲気およ び温度により明確に相違を有している事が明らかとな った.こうして求めた成長速度定数 k より作成したアレ ニウスプロットを Fig.1 に示す. この結果から, それぞ れの雰囲気における活性化エネルギ Q は大気雰囲気: 32.31 kJmol⁻¹であるのに対し,減圧雰囲気: 30.52 kJmol⁻¹ であった.従って本研究における試験片種別・熱処理条 件での ε-Cu₃Sn 成長反応は減圧雰囲気においてより進行 しやすい事が明らかとなった.雰囲気の影響による成長 反応の促進は現在までにほとんど報告されていない. 推 察される原因としては (1)雰囲気組成の相違,(2)圧力の 相違、が挙げられるが、今後各因子の影響についてより 詳細に検討する必要がある.

Table 3 にスクラッチ試験結果の要約を示す. ここで Lc (AE)から Lc (Substrate)の値は特定のスクラッチ結果 から得られた各発生イベントの臨界垂直荷重値を, Lc (AE_Avg.)は全てのスクラッチ結果から得られた Lc (AE) の平均値をそれぞれ示す. この結果より, Lc (AE)は熱処 理前および 150°C- 100 時間熱処理試験片を除きスクラ ッチ痕縁でのチッピングもしくは平行き裂発生に対応 している事が明らかとなった. また,熱処理前試験片か ら減圧雰囲気中 180°C- 500 時間熱処理後試験片までの Lc (AE_Avg.)変化挙動は,試験片表面のすず層厚さの変 化と定性的に一致している事が示された.

Table 1 Specification of specimen.

		-								
Material	Plate Thickness	Roughness		Specimen Size [mm]						
	[µm]	Ra [µm]		Bending	Other					
Pure tin	3.950	0.05		55×10	15×15					
Substrate										
Material	Thickness	Roughness	Alloy	Hardness	Reference					
	[mm]	Ra [µm]	number	value HV	standard					
Phosphor bronze	0.202	0.11	C5191R-H	197	JIS H3110					

Table 2 Change of thickness at each layers with heat treatment.

	150°C			180°C				
Thickness	air		vac.		air		vac.	
[µm]	100h	200h	100h	200h	200h	500h	200h	500h
t (Sn)	3.19	2.04	1.75	1.32	1.08	0.16	0.03	0.00
$t (Cu_6Sn_5) = Y_6$	1.46	1.92	2.17	2.56	2.63	2.68	3.12	1.56
$t (Cu_3Sn) [= Y_3]$	0.88	1.43	1.35	1.98	2.44	4.02	3.40	5.54

able 3 Results of scrate	ch test.
--------------------------	----------

Critical	as	150°C				180°C			
normal load		air		vac.		air		vac.	
Lc [N]		100h	200h	100h	200h	200h	500h	200h	500h
Lc (AE)	58.0	37.0	29.0	35.0	27.0	26.0	25.0	24.0	0.5
Lc (Parallel cracking)	-	-	-	-	-	-	-	-	0.5
Lc (Vertical cracking)	-	-	-	-	31.9	26.6	13.0	25.9	11.7
Lc (Chipping)	-	~	29.0	-	29.3	26.6	24.6	25.9	22.5
Lc (Cu ₅ Sn ₅)	20.2	20.3	29.0	24.2	31.9	26.6	-	25.9	-
Lc (Cu ₃ Sn)	-	31.3	29.0	30.0	31.9	32.9	31.6	32.5	28.4
Lc (Substrate)	47.5	37.4	38.9	30.0	41.0	39.5	40.7	42.1	40.7
Lc (AE_Avg.)	48.3	42.0	28.7	37.0	28.3	25.0	7.2	23.0	0.5

スクラッチ試験結果を Lc (AE_Avg.)と熱処理時間に関 して整理したプロットを Fig. 2 に示す. この結果から, Lc (AE_Avg.)と熱処理時間はほぼ負の相関を示している 事が分かる.SEM 観察結果より, 本研究でのスクラッチ 試験で得られた Lc (AE)はスクラッチ痕縁でのチッピン グもしくは平行き裂に対応しており,それらの発生は表 面すず層厚さに影響を受ける事から,熱処理時間増加→ すず層厚さ減少→損傷発生早期化・Lc (AE)低下という因 果関係が存在する事は明らかである.また Fig. 2 におけ る近似(温度の違いを考慮せず、同一雰囲気のデータを 直線近似)が示すように、この結果では雰囲気の影響と 比較して熱処理温度の影響は顕著に現れていない.しか し、これはデータ点数の不十分さによる誤差であり、今 後は各種熱処理条件における同様のデータを蓄積しす る事で、特定の熱処理条件における使用可能時間(=す ずめっき寿命)予測が可能となる事が推察される.

4 結言:省略

謝辞

本研究を遂行するにあたり,試験片をご提供頂いた原 田伸銅所に謝意を表する.

参考文献

- 1) 日本工業規格 JIS H8504:めっきの密着性試験方法.
- 2) 日本機械学会基準 JSME S010:ドライコーティング 膜の欠陥評価試験法.





Fig. 2 Lifetime prediction of HOT-DIP tin-plated material.