論文 アルミダイカスト材料の疲労強度に及ぼす鋳造欠陥の影響 * Effect of Casting Defect on the Fatigue Strength of Aluminum Die Casting Materials 山田耕二 Kouji YAMADA Susumu MIYAKAWA Sumi YOSIKAWA Akio HASIMOTO

To investigate the influence of casting defect on the fatigue strength of aluminum die casting materials, fatigue tests were conducted on four type of aluminum die casting materials. The fatigue strengths were evaluated by using the stair case method for small sample size(JSME Standard S02-1981 14S-N testing method) and $\sqrt{\text{area}}$ parameter model using the statistics of extreme values of casting defect.

The main results obtained are as follows:

- (1) The origin of fatigue crack is casting defect caused by various die casting method.
- (2) The square of casting defect area(\sqrt{area}) follow the statistics of extreme values.
- (3) The fatigue limits predicted by the $\sqrt{\text{area}}$ parameter model are in good agreement with the fatigue limits by the 14S-N testing method.
- Key Words : Casting defect, Fatigue strength, Aluminum die casting materials, 14S-N testing method, √area parameter model

1. はじめに

量産性,コスト面に優れるとともに寸法精度,複雑 形状に対応可能なアルミダイカスト材料は自動車部品 に数多く採用されている.ハウジング,ブラケットな どの構造部品,摺動特性が必要とされる機能部品が挙 げられる.また,アルミダイカスト材料の密度は鉄鋼 の密度の1/3であり,有望な軽量化材料の一つであ る.

このダイカスト材料を今後さらに適用拡大するに は,製法工程に起因して内在している巣,湯境等の鋳 造欠陥と疲労強度の定量的把握が必要不可欠である.

介在物,欠陥および亀裂が存在しないか,存在して も影響がないほど小さい場合の基地組織の硬さに固有 な疲れ限度の上限値 _{wu}は経験的に次式で求められ ることが知られている.

$$_{\rm WU} = 1.6 \rm HV$$
 (1)

これに対して介在物などの寸法や位置によっては上 記疲れ限度の上限値 いが得られない.村上らは、介 在物などが影響する疲れ限度の下限値 にを介在物な どの等価寸法,すなわち,主応力方向に投影した面積 の平方根 (area と基地組織のビッカース硬さHVで 求められる次式の疲れ限度評価法((area パラメータ モデル を提案している.

*(社)日本機械学会の了解を得て,M&M材料力学部門 講演会No.939(2000.10)より加筆転載 $_{\rm WL}$ = **C**(HV + 120)/($\sqrt{\rm area}$)^{1/6} ·[(1-R)/2] (2)

C:介在物などが表面に接する場合 1.41
 介在物などが表面上に存在する場合 1.43
 介在物などが内部に存在する場合 1.56

 $R := \frac{1}{min} / \frac{1}{max}$: = 0.226 + HV X 10⁻⁴

アルミダイカスト材料の強度特性に関しては,機械 的性質,破壊靭性値および疲労亀裂進展特性について の研究²⁾⁻⁴⁾が多く行われているものの,鋳造欠陥を 考慮した疲労強度特性に関する検討を加えた報告は少 ない.

アルミ鋳造材料の鋳造欠陥を考慮した疲れ限度に関 する検討を加えた報告⁵⁾によれば,村上等¹⁾の _{√area}パラメータモデルが有効であるとしている.

本研究では,各種ダイカスト製法によった4種類の アルミダイカスト材料の14S-N試験法による疲労強度 特性と √area パラメータモデルとの関係を定量的に 検討する.

2. 実験方法

2.1 供試材および試験片

実験に用いた材料は共晶AI-Si-Cu合金ADC10材, D10FM 材およびADC12材の3種類と亜共晶AI-Mn合 金ADC24Z材であり,その化学成分をTable1に示す. 論 文

ADC10材とD10FM 材の化学成分はほぼ同一であり, ダイカスト製法が異なっている.

ADC10**材は真空 + 局部加圧ダイカスト製法であり**, D10FM **材は**PF**ダイカスト製法である**. ADC12**材と** ADC24Z**材は一般のダイカスト製法である**.

Fig. 1 に各種試験片形状・寸法を示す.ADC12材, ADC10材,ADC24Z材は(a)の両振り平面曲げ疲労試 験片,D10FM材は(b)の両振り回転曲げ疲労試験片 とした.ADC12材とADC24Z材は型にて試験片を作製 し,ADC10材は部品より機械加工により試験片を作製 した.

これら試験片の組織をFig. 2 に示す. ダイカスト製 法後に熱処理しない鋳放っし状態のADC12-F材の組織 は針状の共晶シリコンが多数認められる. ADC10材, D10FM 材のT5, T6 熱処理後の組織は 相とAI-Siの 共晶組成である. ADC24Z 材の組織は 相と一部AI-Mn-Fe の晶出物(3元結晶)が認められる. なお, ADC10-T5 材は表面処理の影響を把握すべくアルマイト処理(皮膜 厚さ最大20µm)を施したものも実験に供試した.

主な材質の機械的性質をTable 2 に示す.なお,表 中のビッカース硬さHV は押込み荷重25gで測定した 10 点の平均値である.

Table 1	Chemical compositions of fatigue test
	materials

Test Materials	Si	C u	Fe	Ζn	Mn	Мg	A 1
ADC10	10.5	4.3	0.5	0.1	0.38	0.55	Bal
D10FM	10.5	4.3	0.5	0.1	0.5	0.6	
ADC12	10.8	2.5	0.9	1.0	0.5	0.3	
ADC24Z	0.1	0.1	0.8	4.7	1.4		



(a)

Fig. 1 Shape and dimensions of fatigue test specimens

Table 2	Mechanical properties of fatigue
	test materials

Test Materials	Tensile strength	Elongation (%)	Hardness HV
ADC10-T5	328	0.7	119
ADC12-F	260	1.5	90
D10FM-T6	412	1.4	155
ADC24Z	210	13.2	50

2.2 **疲労試験方法**

両振り平面曲げ疲労試験は森試験機製作所製シェン ク型疲労試験機を用い,両振り回転曲げ疲労試験は小 野式回転曲げ疲労試験機を用い,いずれも常温で周波 数50Hzで実施した. 疲労試験結果の整理は日本機械学会基準の統計的疲 労試験方法(小標本ステアケース法)⁵に準拠した.S-N 曲線の傾斜部を決定するために,4応力段階各2本ず つ計8個,水平部を決定するために6個の試験片を用 いる14S-N試験法で耐久限度のばらつきを評価した.

(b)

非鉄金属材料は鉄鋼材料と異なり耐久限度がないと されており,本研究では繰返し数N=10⁷回の時間強 度を疲れ限度と以下記すことにした.



Fig. 2 Microstructures of fatigue test specimens

3.実験結果および考察

3.1 **疲労試験結果**

各種試験片の両振り曲げ疲労試験結果をS-N曲線に まとめてFig. 3に示す.黒塗りで破損を,白塗りで未 破損を示した.Table 3には時間強度の破壊確率50% となる直線回帰式,時間疲労強度標準偏差 s,疲れ限 度の平均値 $((\overline{X})$ および変動係数 μ (= s/w(\overline{X})の解析結果を示す.



Fig. 3 S-N curve by 14S-N testing method

ADC10材の疲れ限度平均値 (ズ)は,T5熱処理・ アルマイト処理無しを基準に考えると,T5熱処理・ アルマイト処理有りは約10MPa増加し,T6熱処理・ アルマイト処理無しは約10MPa減少している.ADC12-F材の疲れ限度平均値 (ズ)はADC10材に比較して 低く,ADC24Z材はADC12-F材よりもさらに30%低 い.D10FM-T5材はADC10-T5材アルマイト無し材に 比較し40%程高く,D10FM-T6材はADC10-T5材に対 しさらに10%向上している.

これらの疲れ限度平均値 (X)の相違は基本的に 硬さに起因した差であるが,鋳造欠陥も影響している と考えられる.アルミニウムおよびアルミニウム合金 にアルマイト処理を行った場合に疲れ限度はほとんど 変化が無いか,やや増加するか,アルマイト皮膜厚さ によっては減少することがあるといわれている⁷⁷.今 回のADC10-T5材の結果はやや増加した結果となって いる.アルマイト皮膜による圧縮残留応力効果による ものか今後の検討が望まれる.

疲れ限度のばらつきを表す変動係数はADC10-T5 材 はアルマイト処理の有無により5.7%,5.5%である. ADC10-T6 材は6.7%であり,D10FM-T5 材とD10FM-T6 材はそれぞれ5.2%,3.0%である.ADC12-F材は最 も大きく9.8%である.疲れ限度平均値 (X)が一番 低かったADC24Z材の変動係数は3.3%である.

西島らによるS45C材160本の両振り回転曲げ疲れ 限度のばらつきの検討結果によれば,焼きならし平滑 試験片の変動係数は2.1%,調質切欠き試験片の変動 係数は6.4%と報告している.夏目ら⁸⁾によるS45C材 の14S-N試験法による両振り引張・圧縮疲れ限度のば らつき検討結果によれば,焼きならし平滑試験片の変 動係数は3.1%,調質切欠き試験片の変動係数は5.5% と報告するとともに,ダイカスト製法によった過共 晶AI-Si合金A390-F材の14S-N試験法による両振り平 面曲げ疲れ限度のばらつき検討結果によれば,鋳放し 平滑試験片の変動係数は11%と報告している.

今回のADC12-F材はA390-F材と,3種類のADC10 材とD10FM-T5 材はS45C 調質切欠き試験片と, D10FM-T6 材はS45C 焼きならし平滑試験片と,それ ぞれほぼ同等の変動係数となっている.今回の疲労試 験によって得られた変動係数の相違はダイカスト製法 に起因した鋳造欠陥の差と考えられる.

Test Materials	Regression Line in slope	Standard deviation	Fatige limit "(X ≬MPa)	Variable coefficient μ (= $_{s}/_{w}$ (\overline{X}))		
ADC10-T5	Y = - 20logX + 244	6.7	117	0.057		
ADC10-T6	$Y = -23 \log X + 246$	7.1	106	0.067		
ADC10-T5 (anodizing)	$Y = -27 \log X + 297$	7.0	128	0.055		
ADC12-F	Y = - 37logX + 353	9.1	93	0.098		
D10FM-T5	$Y = -17 \log X + 280$	8.6	165	0.052		
D10FM-T6	Y = - 21logX + 327	5.4	183	0.030		
ADC24Z	$Y = -21 \log X + 202$	2.2	66	0.033		

Table 3 Results of fatigue test

3.2 疲労破面の観察結果

両振り曲げ疲労試験した各種試験片の疲労亀裂開始 点付近の破面の一例をFig. 4に示す.アルマイト処理 の有無にかかわらずADC10-T5材,ADC10-T6材と D10FM-T5材,D10FM-T6材は切削表面付近の鋳造欠 陥である巣を,ADC12-F材は鋳肌表面付近である湯境 を疲労亀裂開始点としている.ADC24Z材は鋳造欠陥 を起点としておらず,試験片表面より疲労亀裂が発 生・進展している.ADC24Z材のビッカース硬さHVと 同等のアルミ合金展伸材の疲れ限度A1010-H38,HV50,

wu=60MPa とほぼ同等なことからも基地組織の硬さに固有な疲れ限度の上限値 wu が得られたものと考える.

3.3 極値統計による鋳造欠陥の評価

疲労亀裂開始点付近から得られる各種鋳造欠陥面積 の平方根 √area を極値確率紙にプロットした結果を Fig. 5に示す.各プロット点の √area は試験片1本 当たりの最大欠陥寸法を示す.各種鋳造欠陥とも直線 関係となっていることより極値確率分布に従っている. ADC10-T5 材はアルマイト処理有無により巣の寸法 やばらつきに差はほとんど認められない.しいて言え ば,アルマイト処理有りの方が大きい傾向にある.ほ とんど差が認められなかったのは,アルマイト処理有 無試験片を同一ロットの部品より作製しているためと 考える.

ADC10-T6 材は,上記ADC10-T5 材と同一ロットの 部品より作製しているにもかかわらずADC10-T5 材よ りも巣の寸法が大きく,かつばらつきも大きくなって いる.T6 熱処理により巣が膨張したためと考える.

D10FM材は最も鋳造欠陥の寸法が小さくばらつき も小さくなっている.T5熱処理とT6熱処理により 巣の寸法やばらつきに差がほとんど認められないが, しいて言えばT6熱処理の方が小さい傾向がある.-般ダイカスト製法である ADC12-F材の湯境は, ADC10-T6材の巣よりも,寸法が大きくかつばらつき も大きい.このような鋳造欠陥の寸法やばらつきより, 14S-N試験法により得られた各種試験片の変動係数の 大小関係を無理なく説明することができるものと考え る.

なお,ダイカスト製法によった部品の品質管理にお いて,鋳造欠陥の管理は重要であり,極値統計分布に よる欠陥評価は極めて有効な手法と考える.





Fig. 5 Statical distributions of the extreme values

3.4 √area パラメータモデルによる疲れ限度の 推定

Fig. 5の極値統計分布より得られる疲労試験14本中 に存在することが予想される最大鋳造欠陥寸法

√areamax ,基地組織のビッカース硬さHV,式(2)

により得られる疲れ限度 (\overline{X}) および疲労試験によ り得られた疲れ限度の平均値 (\overline{X}) をTable 4 に示す.

 $\sqrt{\operatorname{areamax}}$ により推定した疲れ限度 (\overline{X}) 上疲労 試験により得られた疲れ限度の平均値 (\overline{X}) 上は約 15%程度でほぼ良く一致している.ADC12-F材の疲れ 限度が最も小さいという疲労挙動,T6熱処理により 疲れ限度が低下するというADC10材の疲労挙動および T6熱処理により疲れ限度が増加するというD10FM材 の疲労挙動等を合理的に説明しうる.

3.5 √area パラメータモデルによる疲れ限度下限 値の検討

疲れ限度のばらつきは量産品の品質保証の観点から 重要である.14S-N試験法により得られた疲れ限度下 限値 (X - 3 を √area パラメータモデルにより 検討を加えることにした.疲労試験の関係上,破損し た試験片より得られる鋳造欠陥数が少ないきらいはあ るが, Fig.5に示した直線の外挿にて任意の √areamax に対応する試験片本数を推定することにし た.

Fig. 6に疲れ限度 $_{w}$,欠陥寸法 $\sqrt{\operatorname{areamax}}$ と試験 片本数の関係を示す.14S-N試験法により得られた疲 れ限度下限値 $(\overline{X} - 3)$ に対する試験片本数は材

Test Materials	Inclusion size √area _{max} (µm)	Hardness HV	√area parameter method _{wL} (X ≬MPa)	Fatigue limit determined by S-N curve "(X ≬MPa)	$\frac{\sqrt{\overline{X}}}{\sqrt{\overline{X}}}$
ADC10-T5	280	119	132	117	0.89
ADC10-T6	550	142	128	106	0.83
ADC10-T5 (anodizing)	284	120	132	128	0.97
ADC12-F	860	90	96	93	0.97
D10FM-T5	110	125	158	165	1.04
D10FM-T6	82	155	186	183	0.98

Table 4 Comparisons between the predicted fatigue limit and the experimental result

質によらずほぼ107本数であることがわかる.

Table 5に試験片本数10⁷に対する鋳造欠陥より求め た疲れ限度 $w_{(}(\overline{X} - 3)$)14S-N試験法により得られ た疲れ限度下限値 $w_{(}(\overline{X} - 3)$ を比較して示す.両 者は約10%程度でほぼ良く一致しており,実用上有意 義ではないかと考える.

日本機械学会基準の統計的疲労試験方法(小標本ステ

アケース法 に準拠した.S-N 曲線の傾斜部を決定する ために,4応力段階各2本ずつ計8個,水平部を決定 するために6個の試験片を用いる14S-N 試験法の試験 期間は1~2ヶ月間である.左記よりも短時間の欠陥 寸法調査により疲れ限度を精度良く推定できることは 実用上有意義なことと考える.



Fig. 6 Relationship between fatigue limit and defect size and the number of specimen

4.まとめ

ダイカスト製法によった3種類のアルミダイカスト 材料の疲労強度特性を明らかにするとともに, √area パラメータモデルを用いて鋳造欠陥と疲れ限 度の定量的関係について検討を加えた結果,次の結論 を得た.

- (1) 疲労破面の観察結果より,ダイカスト製法によっ た各種鋳造欠陥を疲労亀裂開始点としている.
- (2) 疲労亀裂開始点付近から得られる各種鋳造欠陥面

積の平方根 $\sqrt{\text{area}}$ を極値確率紙にプロットした 結果によれば、いずれも直線関係となっているこ とより、鋳造欠陥面積の平方根 $\sqrt{\text{area}}$ は極値確 率分布に従っている.

(3) √area パラメータモデルによる疲れ限度の推定 値と14S·N 試験法により得られた疲れ限度の実測 値は良い対応を示しており、√area パラメータ モデルはアルミダイカスト材料の疲れ限度の推定 に有効な評価方法である.

Test Materials	$\sqrt{\text{area}}$ parameter method w($\overline{X} - 3$)	Fatigue limit determined by S-N curve $\sqrt[4]{\overline{X} - 3}$	$(\overline{X} - 3)$
ADC10-T5	106	98	0.92
ADC10-T6	100	89	0.89
ADC10-T5 (anodizing)	107	109	1.02
ADC12-F	75	69	0.92
D10FM-T5	139	125	0.90
D10FM-T6	167	152	0.91

Table 5 Comparisons between the predicted fatigue limit and the experimental result

<参考文献>

- 村上敬宣,上村裕二郎,夏目喜孝,宮川進:日本機械
 学会論文集A,56(1990),1074
- 2) 金沢憲一,千々岩健児,兼定逸夫:日本ダイカスト協会,JD90-17,134-142
- 3)千々岩健児,金沢憲一,南和一郎,鋳物,60,12 (1988)784
- 4) 金沢憲一, 久保田一, 中村和久, 平野一美: 日本機械 学会論文集A, 62(1996),379-386
- 5) 小林幹和,松井利治:日本機械学会論文集A,62(1996), 341·346
- 6) 日本機械学会編,"統計的疲労試験方法JSME S002" (1981).
- 7) 川田雄一,金属の疲労と設計,180-181
- 8) 夏目喜孝,宫川進,時森好孝,材料,38-430(1989), 796



しゅうしゅうしゅうしゅうしゅうしゅうしゅう

<著 者>

山田 耕二 (やまだ こうじ)

材料技術部 材料強度の研究(アルミダイカスト 製品の強度・信頼性保証等)に従事.



(みやかわ すすむ)

材料強度の研究 金属材料の強度 全般 に従事 .



(よしかわ すみ) アルミダイカスト製品・部品の 製造・開発に従事.

橋本 昭男 (はしもと あきお)

吉川 澄

日本軽金属(株) アルミニウム合金の開発に従事.