Specific Research Reports of the National Institute of Industrial Safety, NIIS-SRR-No.15 (1996) UDC 621.837.016: 924.951.042

# 5. ガセット溶接継手の疲労強度と寿命評価

# 橘内 良雄\*,前田 豊\*,吉久 悦二\*

# 5. Fatigue Strength and Life Prediction for Gusset Welded Joints

by Yoshio Kitsunai\* Yutaka Maeda\* and Etsuji Yoshihisa\*

*Abstract*; Weld toe in the gusset plate attached with chord members in overhead travelling crane is often an origin of fatigue cracks. Reliable data on fatigue strength and fatigue crack growth behavior of gusset plate are required for assessment of the integrity or determining the inspection period of cranes. The present study is focused on the following issues to assure the safety of the bridge girders in overhead travelling cranes, (1) determining the fatigue strength of gusset plates which tend to be an origin of cracking, and (2) predicting the life of fatigue crack growth for the gusset plates.

The material used to fabricate the specimens is JIS SM490A steel plate with a thickness of 8mm. Gusset plate specimens with two different sizes were fabricated by welding. A gusset plate in the specimen was attached to one side of the main plate by partial penetration fillet welding with coated electrodes of 4 mm dia. Prior to fatigue testing, stress concentration factors of the weld toes of the gusset specimens were examined using an infrared stress analysis system. Welding residual stresses in the specimens were measured using a X-ray diffraction method.

Fatigue test under the constant loading and the program loading which has been determined based on the stress measurement of a crane girder was carried out using two servo-controlled hydraulic testing machines attached with computers. The program loading applied the fatigue test was composed of 5 steps in a block and the total elapsed stress cycles in one block were 100 cycles. Stress ratio which is defined as a ratio of minimum stress to maximum stress in loading during the fatigue test was ranged between 0.05 to 0.2, and the frequency was kept in the range between 0.5 to 10 Hz in a sinusoidal wave form.

It is found that the stress concentration factor of the gusset welded specimens used in this study takes around 2.4. The fatigue strength of the gusset welded specimens under the program loading determined based on monitoring of stresses acting on components of an overhead travelling crane has roughly 90MPa regardless of specimen size. The fatigue life of the gusset welded specimens is dominated by crack initiation rather than crack propagation. The crack growth rate of the gusset welded specimens under the program loading is correlated with an effective stress intensity factor range,  $\Delta K_{\text{Rem}}$ , estimated based on linear accumulation of the stress intensity factor range which takes into account residual stress at each step in a block. The prediction of fatigue propagation life using  $\Delta K_{\text{Rem}}$  agrees with experimental result in the range of error within 15 %, when the crack length is less than 20mm.

*Keywords*; Overhead travelling crane, Gusset welded joint, Fatigue, Crack growth, Program loading, Residual stress, Superposition, Prediction, Fracture mechanics

# 1. 緒 言

2章で示したように、天井クレーンではしばしばガ セット溶接止端部が疲労き裂の起点となっている。そ こで、クレーン構造部分の健全性を確保する上で重要 なガセット溶接継手の疲労強度並びに寿命予測法につ いて明らかにするために、クレーンの部材を模擬した ガセット溶接試験片を作製し、一定荷重振幅並びに実 働荷重の計測結果を基に定めたプログラム荷重振幅を 負荷して疲労試験を実施し、ガセット継手の疲労強度 及び疲労き裂進展特性について破壊力学的検討を行っ た。また、ガセット溶接止端部の応力集中係数並びに 溶接残留応力について調べた。

# 2. ガセット溶接試験片

#### 2.1 供試材および溶接方法

実験にはトラスガーダに多用されているガセットを 模擬した2種類のガセット溶接試験片を作製して用い た。供試材は板厚が8mmのSM490A鋼であって,そ の機械的性質は降伏点422MPa,引張り強さ 549MPa,伸び26%である。溶接はガセットにレ型開 先を加工後,径が4mmの溶接棒(JIS DA5016)を用 いて姿勢下向き,電流160A,電圧23V,入熱14.7kJ/ cm,層数3層で行った。作製したタイプAとタイプB の2種類の試験片の形状と寸法を**Fig.1**に示す。



(a) Type A specimen



(b) Type B specimen



# ガセット溶接試験片の応力集中係数および残留 応力分布

試験に先立ち、ガセット溶接部止端近傍の形状をシ リコンゴムを用いて型取りし、止端半径 $\rho$ 、フランク角  $\theta$ および脚長 hp を投影機を用いて計測した結果、 $\rho$ = 0.4~1.7mm、 $\theta$ =136~161°、 hp=6.5~8.5mm となって おり、かなりのばらつきが認められた。赤外線応力画 像システムを用いて溶接止端部近傍の応力測定を行う と同時に応力集中係数  $K_t$ を求めた結果、止端形状の 複雑さを反映して  $K_t$ =2.0~2.9の範囲の値となって おり、なかでも  $K_t$ =2.4 程度の値をとる試験片が多 かった。赤外線で計測した止端近傍の等応力線図の1 例を Fig.2 に示す。

試験片の負荷方向に存在する残留応力は,X線応力







Fig.3 Residual stress distributions in gusset specimens. ガセット試験片の残留応力分布

測定装置を用いて Cr-Ka 回折線により調べた。測定 は、タイプ A および B 試験片のいずれも、き裂の進展 が予想されるガセット溶接止端から板幅方向の任意の 位置で行った。その結果、Fig.3 に見られるように、ガ セット溶接側とその反対側で引っ張りの残留応力が、 板幅の中央では圧縮の残留応力が存在している。なお、 残留応力の絶対値は板幅の大きなタイプ B 試験片の 方が若干高くなっている。

### 3. 疲労試験方法

疲労試験は容量 196kN および 294kN の 2 台の電気 油圧式サーボ疲労試験機を用いて、一定荷重振幅およ び1ブロックが5ステップからなるプログラム荷重振 幅試験を実施した。プログラム荷重は、3章のクレーン 稼働時の応力測定結果のうち、代表例として Fig.4 に 示す応力頻度分布を取り上げ、このヒストグラムを基 に定めた。この場合, 20MPa 以下の応力は疲労強度に あまり影響しないと考えられることや試験時間の短縮 を図るために無視し、20MPa 以上の応力頻度分布に 対してワイブル分布によって式(1)で近似して、それ を基に各ステップの応力レベルと繰り返し数を定め た。1ブロックの総繰返し数 Σni はクレーンの1日当 りの稼働回数とほぼ等しい100回とした。1ブロック 中の応力振幅の最大値 Δσmax に対する各ステップの 応力範囲  $\Delta \sigma_i$  の比 ( $\Delta \sigma_i / \Delta \sigma_{max}$ ) と各ステップの繰り 返し数 ni を Table 1 に示す。応力比 R は主に 0.05 と 0.1 (但し、一部 0.2 と 0.17 を含む)、周波数は 0.5~ 10Hz である。なお、1 ブロック当りの繰返し数が少な い場合、負荷順序は試験結果に殆ど影響しないことが 報告<sup>1)</sup>されているので、疲労試験は応力漸増状態で 行った。



Fig.4 Histrogram of stress range measured on a member of girder.

ガーダで測定した応力範囲のヒストグラム

Table 1 Load spectra used for program fatigue test. 1ブロック内のステップ分割

$\Delta \sigma_i / \Delta \sigma_{max}$	ni
0.846	34
0.884	41
0.923	19
0.961	5
1.000	1
	$\frac{\Delta \sigma_i / \Delta \sigma_{max}}{0.846}$ 0.884 0.923 0.961 1.000

$$f(x) = 0.219 (x - 25)^{1.42} e^{-\frac{(x - 25)^{2.42}}{11.07}}$$
(1)

#### 4. 実験結果および考察

#### 4.1 一定荷重振幅下の疲労強度

Fig.5 に一定荷重振幅下のガセット試験体の疲労試 験結果を示す。試験体の応力はガセットを除いた断面 の公称応力範囲  $\Delta\sigma$  (最大応力-最小応力)であり、き 裂発生寿命  $N_c$ はき裂長さが 2mm に達した時の繰返 し数として定義したもので、10 倍の光学顕微鏡で容易 かつ確実に検出できるき裂長さを採用した。ガセット 長さは溶接止端の応力集中や、後述するように残留分 布に影響する。このため、ガセット長さが増加すると 疲労寿命が低下することが示されている<sup>20</sup>。しかし、本 試験体では長さがあまり変わらなかったことや、止端



Fig.5 S-N curves of gusset specimens for constant amplitude loading. 一定荷重振幅におけるガセット試験片の S-N 曲線

部の形状にバラッキが存在した等のために,タイプA とタイプB試験体で疲労寿命に大きな差異は認めら れなかった。なお、一部の試験片では Nc を計測するこ とが困難であったが、実測した  $N_c$  と  $\Delta \sigma$  に対する回 帰結果は式(2)で、疲労寿命寿命  $N_f \ge \Delta \sigma$ の関係は 式(3)によって与えられる。

 $N_c = 2.81 \times 10^{12} \ (\Delta \sigma)^{-3.19}$ (2)

$$N_f = 7.07 \times 10^{11} \ (\Delta \sigma)^{-2.90} \tag{3}$$

本試験体における Nc / Nf は 0.75~0.92 程度であっ て、寿命の大部分が止端からのき裂発生寿命に支配さ れており, 面外ガセット試験片で報告3) されているよ うに N<sub>c</sub> / N<sub>f</sub> が 0.15 に達するような結果は得られな かった。これは面外ガセット試験片では回し溶接によ りガセットと母材が接合されるために、不溶着部が存 在するのに対して,本実験に使用した面内ガセット試 験片では完全溶け込み溶接がなされており、溶接方法 の差異が N<sub>c</sub>/N<sub>f</sub> に反映されていると推察される。

#### 4.2 変動荷重振幅下の疲労強度

Fig.6 はプログラム荷重試験結果を示したもので, 縦軸は疲労寿命がマイナー則に従うと仮定して式(4) で定義した等価応力範囲 Δσe である。

$$\Delta \sigma_{\rm e} = \left(\sum_{i=1}^{5} \Delta \sigma_{\rm i}^{\rm q} \frac{n_i}{\Sigma n_i}\right)^{1/\rm q} \tag{4}$$

No Type A specimer

ここで、 $\Delta \sigma_i$  と  $n_i$  は各ステップの公称応力範囲と繰返



Fig.6 S-N curves of gusset specimens for program loading. 変動荷重下におけるガセット溶接試験片の S-N 曲線

し数,  $\Sigma n_i$ は1ブロック中の総繰返し数である。qは JSSC 疲労設計指針<sup>4)</sup>に従い, q=3を採用した。

疲労試験の大部分は疲労限 (100MPa) 以上の応力を 負荷して行ったが、一部のタイプB試験片では1ブ ロック中に疲労限以下の応力範囲を包含した試験も実 施した。このデータ ( $\Delta \sigma_e = 105 \text{MPa}$ ) を除いて求めた  $\Delta \sigma_e - N_c$ および  $\Delta \sigma_e - N_f$ の関係を式 (5), (6) に示 す。

$$N_c = 1.19 \times 10^{12} \ (\Delta \sigma_{\rm e})^{-3.00} \tag{5}$$

$$N_f = 9.18 \times 10^{12} \ (\Delta \sigma_e)^{-3.36} \tag{6}$$

プログラム荷重試験における N<sub>c</sub> / N<sub>f</sub> は 0.75~0.85 程度であって、一定荷重振幅の結果とほぼ同様であっ た。Fig.6において、1ブロック中の全ての応力範囲に 対して3乗重み平均したΔσεを用いてデータを整理 した場合、疲労限以下の応力範囲を除いたデータは低 寿命側 ( $\Delta \sigma_e = 105$ MPa,  $N_c = 3.22 \times 10^5$ ) にプロット されたが、この結果は従来からの報告と同様、マイナー 則を用いた場合には危険側の評価を与える可能性があ ることを示唆している。そこで、このデータに対して 疲労限以下のデータも含めて等価応力範囲 Δσ<sub>e</sub>を用 いて再整理した結果,斜線を付けたデータ(Δσ<sub>e</sub> = 98MPa, N<sub>c</sub>=1.36×10<sup>6</sup>)で示すように他のデータの延 長線上に表示されるようになり、修正マイナー則の適 用が有効であることをこの結果は示唆している。

#### 4.3 一定荷重振幅下の疲労き裂進展挙動

**Fig.7**に試験体のき裂進展速度 *da/dN* と応力拡大 係数範囲  $\Delta K$  との関係を示す。 $\Delta K$  は片側き裂を有す る板が引張りを受ける場合の解5に,止端近傍に生じ る応力集中に対する補正係数 M<sub>k</sub><sup>6)</sup> および板幅に対す る補正係数 F(a/W)を乗じた式 (7) により評価した。

$\Delta K = M_{\rm k} \Delta \sigma \sqrt{\pi a} F\left(a/W\right)$	(7)
$M_{\rm k} = 0.51 (L/W)^{0.27} (a/W)^{-0.31}$	$a/W \leq 0.05 (L/W)^{0.55}$
$M_{\rm k} = 0.83 (a/W)^{-0.15G}$	$a/W > 0.05 (L/W)^{0.55}$
$G = (L/W)^{0.46}$	

ここで、aはき裂長さ、Wは試験片の幅、Lは溶接部 を含むガセット長さである。

タイプ Bの一部の試験片ではガセットの両側から き裂が発生・進展する場合も見られたが、このような 場合の △K は平行な 2 本の片側き裂を有する半無限 板が引張りを受ける場合の解を用いた。Fig.7を見る と, *da/dN* は直線で示す母材の *da/dN* よりも若干高





Fig.7 Relationship between fatigue carck growth rate, da/dN, and ΔK for constant amplitude loading. 一定荷重振幅におけるき裂進展速度 da/dN と ΔK の 関係

めにプロットされているが、これは残留応力の影響と 考えられる。図中の斜線は小規模降伏から逸脱した データである。残留応力が da/dN に及ぼす影響を母 材の応力比効果と等価と仮定すると、残留応力場にお ける応力比 Rres と残留応力を考慮した有効応力拡大 係数範囲  $\Delta K$  eff は式 (8), (9) によって表される。

$$R_{\rm res} = (K_{\rm min} + K_{\rm res}) / (K_{\rm max} + K_{\rm res})$$
(8)  
$$\Delta K_{\rm eff} = (\gamma + \delta R_{\rm res}) \Delta K$$
(9)

ここで、 $K_{\text{res}}$ は残留応力によって誘起される応力拡大 係数、 $\gamma$ とるは定数であって母材のき裂開口比Uの 応力比R依存性<sup>n</sup>から $\gamma$ =0.82、 $\delta$ =0.3 とした。 $K_{\text{res}}$ はき裂の進展にともない解放された残留応力と等価逆 符号の分布荷重がき裂面に作用するとして、Tadaの 解<sup>5)</sup>を用いて算出した。なお、残留応力 $\sigma_y$ の分布は **Fig.3**の測定結果を多項式近似を行い、タイプA試験 片では式(10)で、タイプBでは式(11)で与えた。

$$\sigma_{y} = 276.82 - 34.54d + 1.28d^{2} - 1.93 \times 10^{-2}d^{3} + 1.03 \times 10^{-4}d^{4} - 3.70 \times 10^{-8}d^{5}$$
(10)  
$$\sigma_{y} = 362.30 - 25.96d + 5.49 \times 10^{-1}d^{2} - 4.96 \times 10^{-3}d^{3} + 1.81 \times 10^{-5}d^{4} - 1.38 \times 10^{-8}d^{5}$$
(11)

ここで, d は溶接線からの距離である。

**Fig.8**は **Fig.7**のデータを  $\Delta K_{\text{eff}}$ に対して再プロットしたもので、  $\Delta K$  で整理したときよりも若干母材の



Fig.8 Relationship between fatigue carck growth rate, da/dN, and ΔKeff for constant amplitude loading. 一定荷重振幅における疲労き裂進展速度 da/dN と ΔKeff の関係

データに近づいている。これは、き裂が引張り残留応 力場から進展しているので、き裂先端がほぼ開口状態 にあって、 $\Delta K = \Delta K_{\text{eff}}$ となっているためである。

# 4.4 プログラム荷重下のき裂進展挙動

**Fig.9** にプログラム荷重下でのき裂進展速度 da/dN と式 (12) で与える応力拡大係数範囲  $\Delta K_m$  との関係を示す。

$$\Delta K_{\rm m} = \left(\sum_{i=1}^{5} \Delta K_i^{\rm m} \frac{n_i}{\Sigma n_i}\right)^{1/{\rm m}} \tag{12}$$

ここで、 $\Delta K_i$ はステップiでの応力拡大係数範囲、m は母材の  $da/dN - \Delta K$ 関係から m=2.77 とした。

Fig.9を見ると、変動荷重試験を行ったにもかかわ らず、da/dN は母材の一定荷重試験結果(実線)と大 略一致している。これは本実験に用いた1ブロック中 の応力範囲の変動幅が0.846~1.0とかなり小さいため に、き裂先端に形成される塑性域の大きさも差異が少 なく、従って大きな遅延が生じなかったためと推察さ れる。

一般に、変動荷重を受けて残留応力場をき裂が進展 する場合、da/dN は変動荷重によってき裂先端近傍 に生じる残留応力と溶接残留応力との相乗作用がき裂 開口レベルに影響し、その結果が da/dN に反映され ていると考えられる。そこで、以下では両者の影響を



Fig.9 Relationship between fatigue carck growth rate, *da/dN*, and Δ*K*m for program loading. プログラム荷重下の疲労き裂進展速度 *da/dN* と Δ*K*m の関係

勘案して da/dN の評価を試みた。

残留応力を有する溶接継手が変動荷重を受ける場合 のき裂開口荷重を計測した結果<sup>8)</sup>によれば、母材<sup>9)</sup>と 同様、開口荷重は1ブロック中でほぼ一定であって、 開口荷重は1ブロック中の最大荷重によって支配され ていた。本試験片についても同様な結果が成立すると 仮定すると、各ステップのき裂進展速度  $(da/dN)_i$ は 式 (13)で示すように、各ステップを考慮した最大応 力拡大係数  $K_{iRmax}$ から、き裂開口応力拡大係数  $K_{op}$ を減じた有効応力拡大係数範囲  $\Delta K_{iReff}$ によって支配 されると考えられる。

$$\Delta K_{\rm iReff} = K_{\rm iRmax} - K_{\rm op} \tag{13}$$

ここで, *K*<sub>op</sub> および各ステップの残留応力を考慮した 応力比 *R*ires は,式(14)と(15)で与えられる。

$$K_{\text{op}} = K_{\text{imax}} + K_{\text{res}} - (\gamma + \delta R_{\text{ires}}) \Delta K_{\text{i}}$$
 (14)

$$R_{\text{ires}} = (K_{\text{imin}} + K_{\text{res}}) / (K_{\text{imax}} + K_{\text{res}})$$
(15)

ここで、 $K_{imin}$  と $K_{imax}$  はステップ i での外荷重による最小および最大応力拡大係数である。

以上から、1 ブロックにおける有効応力拡大係数範 囲は式 (13) の Δ*K* iReff を m 乗重み平均することによ り,式(16)で与えられる。

$$\Delta K_{\text{Rem}} = \left(\sum_{i=1}^{5} \Delta K_{i\text{Reff}}^{\text{m}} \frac{n_{i}}{\Sigma n_{i}}\right)^{1/\text{m}}$$
(16)

**Fig.9**のデータを式 (16) で示す  $\Delta K_{\text{Rem}}$ を用いて再 評価したところ,一定荷重振幅き裂進展試験の場合と 同様,残留応力を考慮した場合としない場合で結果に 大きな差異は認められなかった (**Fig.10**)。これは負荷 した応力の変動範囲が小さく,また本試験体 (ガセッ ト溶接継手)では引張り残留応力場からき裂が進展す るために,式 (14) で示す  $K_{\text{op}}$ が 0.1 以下となってお り,したがって  $\Delta K = \Delta K_{\text{Rem}}$ が成立するためである。 しかし,大きな変動荷重が作用する場合にはき裂が引 張り残留応力場にある場合でも両者は一致しなくなる ことや,寿命予測を行う際には誤差が集積される等の 理由により, $\Delta K$ よりも $\Delta K_{\text{Rem}}$ による評価が適切と 考えられる。

# 4.5 寿命予測

ガセット溶接継手の疲労寿命  $N_{\rm f}$  はき裂発生寿命  $N_{\rm c}$  とき裂進展寿命  $N_{\rm p}$  の和として式 (17) のように表 される。



Fig.10 Relationship between fatigue carck growth rate, da/dN, and ΔK Rem for program loading. 疲労き裂進展速度 da/dN と ΔK Rem の関係



Fig.11 Comparison between predicted fatigue crack growth life and test result. 疲労き裂進展寿命の予測と試験結果の比較

$$N_{\rm f} = N_{\rm c} + N_{\rm p} \tag{17}$$

$$N_{\rm p} = \int_{a_{\rm i}}^{a_{\rm f}} \frac{1}{C \left(\Delta K_{\rm Rem}\right)^{\rm m}} \, da$$

ここで, $a_i$ は初期欠陥寸法, $a_f$ は限界き裂寸法である。 N<sub>c</sub>は式(2)および(5)によって与えられるので,こ こではき裂進展寿命について検討した。Fig.11は2~3 の試験片に対して $a_i=2mm$ , $a_f$ を小規模降伏範囲に限 定して,疲労き裂進展寿命を予測した結果(点線,実 線参照)と実験結果(〇〇〇〇)を比較したもので,高 寿命側に移行するに連れて誤差が集積されるために, 予測値と実験結果との差が増加する傾向が見られる が,き裂長さが20mm以下の場合は両者の差異は15% 以内であって大略一致しており,したがって式(17) によりクレーンの部材として用いられるガセット溶接 継手の全疲労寿命を推定することが可能と考えられ る。

#### 5. 結 論

面内ガセット溶接試験片に一定荷重振幅およびク レーンが稼働時に受ける応力を模擬したプログラム荷 重を負荷して疲労試験を行い,ガセット試験片の疲労 強度並びに疲労き裂進展寿命の予測法について検討し た。結果は以下のように要約される。

(1) ガセット溶接止端部の応力集中係数 Kt を赤外線 応力画像システムを用いて計測した結果,止端形状の ばらつきを反映して Kt = 2.0~2.9 の範囲に散布して おり、2.4程度の値をとる場合が多い。

(2)一定荷重振幅および変動荷重振幅のいずれの場合 も、破断寿命 Nfに対するき裂発生寿命の比は0.7~ 0.92 程度であって、ガセット溶接継手の全寿命はき裂 の進展よりも発生寿命に支配されている。

(3) 変動荷重を受けるガセット溶接継手の 200 万回疲労強度は 90MPa 程度である。

(4) 変動荷重を受けるガセット溶接継手のき裂進展速 度は,1ブロック内において残留応力を考慮した各ス テップの最大応力拡大係数から式(14)で予測したき 裂開口応力拡大係数 Kopを減じて各ステップごとに 有効応力拡大係数を算出し,これを m 乗重み平均した 応力拡大係数範囲 ΔK Rem を用いて評価できる。

(5)  $\Delta K_{\text{Rem}}$ を用いた疲労き裂進展寿命の予測結果は, き裂長さが 20mm に達するまでは実験結果とほぼ良 く一致する。

#### 文 献

- 小林・ほか5名,P分布プログラム荷重下の疲労き 裂進展の評価,日本機械学会論文集,Vol.50,No. 452,A編,pp.820~827,(1984).
- 2) 山田・ほか2名、ガセットを溶接した引張り材の 疲れ強さとストップホールの効果、土木学会論文 報告集、第341号、pp.129~136,(1984).
- (福内・本田, 面外ガセット溶接試験体の疲労強度 の寸法効果, 機械学会講演論文集, No.95-2, Vol. B, pp.451~452, (1995).
- 4)日本鋼構造協会,鋼構造物の疲労設計指針・同解 説,5,(1993),技報堂.
- 5) Tada, H, Paris, P. C, and Irwin, G., The Stress Analysis of Cracks Handbook, (1985),2.27, Del Research Corporation.
- Maddox, S. J, Lechocki, J. P. and Andrew R. M., Welding Institute Report, 3873/I/86, (1986).
- 7)橘内,低温におけるSM50A鋼溶接継手の疲労き 裂伝ば挙動,日本機械学会論文集,Vol.50, No.459, A編, pp.1811~1811,(1984).
- 8) 橘内・吉久,変動荷重を受ける HT80 鋼溶接継手の疲労き裂伝播挙動の評価, Vol.56, No.523, A 編, pp.537~542,(1990).
- 9) 菊川・ほか2名,低K領域における変動荷重下の 疲労き裂進展挙動と進展速度の評価法,日本機械 学会論文集,Vol.47, No.417, A編, pp.468~475, (1981).

(平成8年3月20日受理)