CFRP 接着補修におけるはく離が 疲労き裂の進展速度に及ぼす影響

俣野 厚志1・中村 一史2・タイウィサル3・松井 孝洋4

 ¹学生会員 東京都立大学大学院 都市環境科学研究科 都市基盤環境学域 博士前期課程2年 (〒192-0397 東京都八王子市南大沢 1-1)
E-mail: matano-atsushi@ed.tmu.ac.jp

²正会員 東京都立大学大学院 都市環境科学研究科 都市基盤環境学域 准教授 (〒192-0397 東京都八王子市南大沢 1-1)

E-mail: hnaka@tmu.ac.jp

³正会員 宇都宮大学 地域デザイン科学部社会基盤デザイン学科 助教 (〒321-8505 栃木県宇都宮市峰町 350) E-mail: vthay@cc.utsunomiya-u.ac.jp

⁴正会員 東レ株式会社 ACM技術部 (〒103-8666 東京都日本橋室町 2-1-1) Ttakahiro Matsui@nts.toray.co.jp

鋼部材を CFRP 接着で補修する場合,接着層のはく離が課題であり,補修効果に影響を及ぼすと考えら れている.本研究では,面内ガセット溶接継手に初期き裂を与え,真空含浸法を応用して CFRP 接着した 後,ビーチマーク法による疲労試験を行ってき裂進展状況を観察した.その結果,き裂進展に伴って接着 層からはく離が生じ,補修効果が低下することが示唆された.また,疲労試験中に接着層のはく離状況を 超音波探傷法で観察したところ,き裂進展に伴ってはく離範囲も広がる様子が確認された.計測画像をも とに接着層のはく離をモデル化した FEM 解析にて応力拡大係数を算出し,実験値と比較した.その結果, はく離を考慮することで,応力拡大係数が実験値に近づくこと,き裂進展速度が実験値とよい一致を示す ことが確かめられた.

Key Words: debonding, crack propagation, CFRP, repair, fatigue

1. はじめに

鋼構造物の疲労き裂に対する補修方法は、高力ボルト によるあて板の添接補修により、抵抗断面を増加させ、 損傷部の発生応力の低減を図るのが一般的である.しか しながら、狭隘部でのボルト孔の穿孔、ボルトの締付け には作業空間の確保が必要となり、ハンドリングが悪い 場合がある.一方、FRP(強化繊維プラスチック)をき 裂が生じた鋼板に接着して補修する場合、ボルトによる 取付けが不要であり、現場での作業性に優れる.また、 FRPは、鋼と比べて比重が小さいため、死荷重はほとん ど増化しない.

これらの理由から,近年,鋼部材の補修・補強に FRP が使用され始めている.特に,軽量,高強度・高弾性で, 耐腐食性に優れる炭素繊維強化プラスチック (CFRP) を適用した事例が報告されている^{1,-3}. しかしながら, CFRP 接着により補強する場合, 鋼材 に荷重が作用すると, 接着接合の端部に応力集中が生じ, 接着接合部からはく離が進展して, 補修・補強の効果が 低減することが懸念される. 特に, 疲労き裂補修の場合, き裂の開口を抑えるため, き裂直上に CFRP を接着する が, き裂先端を含むき裂前縁の接着接合部に応力集中が 生じ, き裂先端付近からはく離することが知られている. 接着接合部のはく離は, CFRP による架橋効果を低減さ せ³, CFRPの応力負担も低減し, き裂進展速度が増加す ることになる.

そこで、本研究では、CFRP 接着による疲労き裂補修 において、接着接合部のはく離が疲労き裂の進展速度に 及ぼす影響を明らかにすることを目的として、面内ガセ ット溶接継手部から発生した疲労き裂を対象に、検討を 行った.はじめに、過年度の検討⁴により、CFRP接着に よるき裂進展寿命の延命効果を疲労試験により検討した. 所定の初期き裂長さに対して、目標とするき裂進展寿命 の設定にあたっては、面内ガセット溶接継手の疲労強度 等級に基づいて設定し、それを満足する CF シートの積 層数を検討するとともに、疲労試験を行って、その妥当 性を検証した.また、疲労試験中に、CFRP 表面からフ ェーズドアレイ超音波探傷器を用いて、接着接合部を垂 直探傷し、CFRP のはく離範囲を把握した.その結果を 踏まえて、FEM モデルを作成し、数値解析を行って、 CFRP のはく離が応力拡大係数に及ぼす影響を検討した.

2. 試験体と補修方法

(1) 試験体の作製

疲労き裂の多くは溶接継手の止端部を起点に発生しす ることが多いことから、本研究では、疲労強度等級が小 さい面内ガセット溶接継手を対象とした. 図-1に示すよ うに、ガセットプレートと母材の溶接部端部から発生し た疲労き裂を想定し、CFRP 接着補修による疲労寿命の 延命化を試みた.現場では、ある程度の長さまで初期き 裂が進展している状態で発見されるため、本研究では、 所定の初期き裂長さ *a*_iに対して CFRP 接着補修を行った 後、疲労試験を行って、疲労き裂の進展と CFRP のはく 離を計測した.

図-2に、試験体図と CFRP 接着補修を示す. 試験体は 一般的な溶接構造用圧延鋼材である SM490A 材を使用し, 疲労試験機の制約から,母材幅 130mm に対して掴み部 の幅を 90mm とした. 疲労き裂の発生箇所を限定するた め、片側のガセットプレート端部に¢100mm でフィレッ トを設けた. 片側からの初期き裂長さ aiは 20mm とし, CFRP は試験体の中心部に、母材幅から初期き裂長さを 除いた 90mm の幅で両面に配置した. 溶接は、疲労き裂 の発生位置周辺である面内ガセット端部周辺のみとし、 完全溶け込み溶接とした.

(2) CFRP の設計手順

本研究では、真空含浸工法(VaRTM)を応用した CFRP接着方法を適用した⁹.本工法は、真空状態にした フィルム内に炭素繊維シートを設置し、含浸接着樹脂を 兼用する接着剤を真空吸引して、硬化、接着する方法で ある.本工法は、複雑な形状の部材にも施工可能である こと、CFRP 成型と接着を同時に行えること、部材表面 に均一に CFRP を成形できるといった利点がある.本検 討では、含浸接着樹脂には、2 液性エポキシ樹脂 (AUP40T1)を使用し、接合用強化材としてガラス繊維 のチョプドストランドマット(CSM)を用いた.

CFRP の必要積層数は、初期き裂 a=20mm から所定の き裂長さapになるまでの繰返し回数(疲労き裂進展寿命)



図-1 面内ガセット溶接継手から発生した疲労き裂の概念図





N_pが,面内ガセット溶接継手の疲労強度等級*N_f*を上回るように設計を行った.過年度の研究 ⁴の継続性の観点から,所定のき裂長さ*a_p*は40mmとした.図-3に,面内ガセット溶接継手の疲労強度等級曲線を示す.対象の疲労

強度等級は、アメリカ船級協会(American Bureau of Shipping,以下 ABS)のG等級や、日本鋼構造協会(JSSC)のH等級が挙げられるが、ABSでは、洋上などで使用することから環境条件が厳しいため、安全側の値を採用している。そこで、本研究では疲労強度等級Nyの採用値として ABSの疲労強度曲線を採用した。

CFRP 積層数は、以下の手順で行った.まず、母材断 面積を基準として求めた公称応力範囲 $\Delta \sigma_m$ を決定した. 本検討では公称応力範囲 $\Delta \sigma_m$ =82.8N/mm², 54.9N/mm²とし た.続いて CFRP の設計断面積と弾性係数から、1 層あ たりの剛性を求めた.次に、CFRP 補修後にき裂が進展 しても接着層のはく離は生じないと仮定し、文献 3)の提 案式から求めた応力拡大係数を用いて、各応力範囲の疲 労き裂進展寿命 N_p を求めた.ここで、疲労き裂が a=20mmから a_p =40mmまで進展する繰返し回数 N_{p2040} は、 応力拡大係数範囲とパリス則に基づいて、次式より算定 される.

$$N_{p20-40} = \int_{a_{40}}^{a_{20}} \frac{1}{C\Delta K_{I}^{m}} \Delta a \tag{1}$$

K_I: 架橋応力とガセットプレートの影響を考慮した応力拡大係数

a :き裂長さ

C, m: 材料定数

材料定数 C, m は, 無補修の試験体の疲労試験結果から, C=2.0××10⁻¹¹, m=3.06 と同定された.以上から CFRP 積層 数を求めたところ,全公称応力範囲において CF シート は4層で既定の疲労強度等級を N_fを満足した.

(3) CFRP 端部処理と疲労試験方法

図-5に、CFRP端部の概念図を示す. CFRPを鋼部材に 接着した場合,接着剤を介して鋼部材の断面力が CFRP へ徐々に伝達されるため、断面力の分担が合成断面に対 する値とほぼ一致するまでの CFRP の長さを定着長とし ている.本研究では、文献 6)に基づいて、CFRP の定着 長を検討した.その結果、CFRP の必要定着長は 54mm となった.以上から、補修区間を 36mm として、CFRP 半長さは 90mm とした.図-6 に、CFRP 接着の状況を示 す.

鋼板に接着された CFRP のはく離強度は、CFRP の端 部処理の影響を大きく受けることが知られている.そこ で、CFRP 端部に段差を設け、端部に集中するせん断応 力と垂直応力を低減する.段差長は、FEM 解析から、 接着剤の最大主応力による評価を行って決定した.接着 接合部の静的引張試験の結果と文献7)の接着接合部の疲 労耐久性の評価から、本検討で基準とする疲労限度の最 大主応力は12N/mm²とした.その場合、各層 10mm 段差 を設けることで接着剤の最大主応力を満足した.

表-1	材料物性值
衣-1	「村村初注旧

材料	項目	記号	単位	値
	弹性係数	E_s	N/mm ²	205,200
SM400	ポアソン比	ν_s	—	0.29
	降伏強度	y_s	N/mm ²	301.2
CF シート (CFRP とし ての物性値)	弹性係数(x)	Efi	N/mm ²	220,000
	弾性係数(y)	E_{fy}	N/mm ²	10,000
	弾性係数(z)	Efz	N/mm ²	10,000
	ポアソン比 (xy)	V _{fy}	—	0.3
	ポアソン比 (yz)	Vjz	—	0.01
	ポアソン比 (zx)	Vfa	—	0.01
	せん断弾性係数 (xy)	G_{fy}	N/mm ²	84,615
	せん断弾性係数 (yz)	$G_{f \! z}$	N/mm ²	4,950
	せん断弾性係数 (zx)	$G_{f_{zx}}$	N/mm ²	4,950
GFチョップド	弹性係数	E_c	N/mm ²	18,750
ストランドマ ット (CSM)	ポアソン比	Vc	—	0.3
	せん断弾性係数	G_c	N/mm ²	7,212
エポキシ樹脂 接着剤 E258R	弹性係数	E_p	N/mm ²	3,600
	ポアソン比	V_p	—	0.34
	せん断弾性係数	G_p	N/mm ²	1,343
含浸接着樹脂 AUP40T1	弹性係数	E_m	N/mm ²	3,430
	ポアソン比	Vm	—	0.39
	せん断弾性係数	G_m	N/mm ²	1,234



図-5 定着部概念図



図-6 CFRP 接着の状況

疲労試験機は、島津サーボパルサ(動的容量:200kN) を使用した.初期き裂は、端部から20mm位置にエナメ ル線を用いて断線検知させ、き裂長さをコントロールし た. 断線検知ではき裂発生方向を特定する必要があり, かつ片側貫通き裂とするため、疲労試験前に初期切欠き を導入した. 初期切欠きは糸鋸(刃幅 0.4mm)を用いて 軸直角方向に 2mm 設けた.

表-2に、試験条件を示す.本検討では全試験において、 応力比 R は 0.1 とした. 本試験ではビーチマーク法を用 いた. ビーチマークは、試験中に全振幅応力範囲の半分 の応力範囲で繰返し載荷することで、疲労き裂の進展と 停滞が線のように見えるものである. CFRP 補修後は、 き裂長さが確認できなくなるため、破断後にき裂断面の ビーチマークを観察することでき裂進展速度を評価した.

3. 接着接合部のはく離の観察とモデル化

(1) 超音波探傷法による観察

接着接合部のはく離をモデル化するため, 疲労試験中 の接着剤のはく離範囲を観察することとした。はく離範 囲の観察には、超音波探傷法(UT)を使用することと した. UT法はCFRPが接着された状況でも、部材内部の 傷(接着層のはく離)を観察できる、本検討では、はく 離状況を面的に観察するため、振動子が多数連続したフ ェーズドアレイ用探傷子と, エンコーダを用いたリニア スキャンを行った. 観察には ZETEC 製 TOPAZ32 のフェ ーズドアレイ超音波探傷器 (PA) を使用した.

図-7 に、PA で観察した、繰返し回数ごとの結果を示 す. 画像は鋼材内部に超音波が到達し、反射したものを デジタル処理したものである. 色が黄色に近いほど超音 波が強く検出されたことを示す. 画像の白い部分は, 接 着層ではく離が生じ、超音波が鋼材内部まで届かずに検 出できなかったため白く表示されたと考えられる. なお, 図中のき裂長さは、ビーチマークから算出した長さであ り, 縮尺を合わせて赤い実線で示している. PA 画像の き裂先端はき裂長さとほとんど一致していたため、白い 部分がはく離範囲であると断定した. PA の観察結果か ら、繰返し回数が増加するほどはく離範囲が広がってい ることがわかる.また、き裂先端から三角形状にはく離 範囲が広がっていることが確認された.

(2) はく離範囲のモデル化

FEM 解析ではく離をモデル化するにあたり、はく離 範囲を単純化して検討を行うこととした. PA 画像から, はく離範囲がき裂先端を頂点として三角形状に広がって いることから、本検討でははく離の境界線を直線と仮定 し、き裂長さとはく離範囲の関係性を求めた. はく離範 囲の決定方法は、UT 画像からき裂先端を特定し、ビー チマークから求めたき裂中央の位置で、左右のはく離面 の境界を繋げた長さをはく離長さとした. 図-8 に CFRP

表-2 疲労試験の条件						
試験体名	応力範囲 (N/mm ²)	補修の有無	き裂進展の目標 回数 N _{p2040}			
N83-C1	82.8	×	33,000			
N83-C2	82.8	×	33,000			
R4-83-C1	82.8	0	167,000			
R4-83-C2	82.8	0	167,000			
N55-C1	54.9	×	113,000			
N55-C2	54.9	×	113,000			
R4-55-C1	54.9	0	1,050,000			
R4-55-C2	54.9	0	1,050,000			



 $N_p = 6.0 \times 10^5$ 回



 $N_p = 4.0 \times 10^5$ 回





図-8 き裂進展に伴うはく離範囲の関係

端部からき裂先端までの長さy (き裂長さa-20mm) と はく離範囲の関係を示す.応力範囲 $\Delta \sigma_{sr}=82.8$ N/mm²では y とはく離範囲はほとんど直線的な関係を示している一 方,応力範囲 $\Delta \sigma_{sr}=54.9$ N/mm²では試験体によってばらつ きが見られたが,概ね線形的な関係が見られた.応力範 囲 $\Delta \sigma_{sr}=54.9$ N/mm²でばらつきが大きい理由として,接着 層に作用するせん断荷重が小さいことから,接着層内部 の不均一性が大きく影響したものと考える.

4. 接着層のはく離を考慮した応力拡大係数の評 価とき裂進展速度に及ぼす影響

(1) 解析モデルの作成とはく離範囲の決定

本検討では有限要素法解析(FEM)を用いて、ソリッ ド要素(六面体一次)によるモデルを作成した. 図-9に、 解析に用いた FEM モデルと要素分割図を示す. 解析に は、汎用有限要素法解析ソフトウェア Marc/Mentat 2019 を使用した.本検討では片側き裂を対象とするため、掴 み部以外を全てモデル化した.

境界条件は、端部の3方向変位固定と、長手方向に公称引張応力範囲の大きさ分、各節点に引張集中荷重を載荷し、疲労試験と同じ荷重条件とした.き裂進展解析には、VCCTを使用し、き裂先端のエネルギー解放率から応力拡大係数を算出した.なお、精度向上のためき裂先端部周辺の要素サイズは0.03mm×0.03mmとした.さらに本検討では接着層のはく離をモデル化するため、プライマー塗布で使用したE258R(厚さ0.2mm)と、含浸接着樹脂(AUP40T1)とCSMの複合した接着層(厚さ0.343mm)をそれぞれモデル化した.

はく離範囲のモデル化には、要素の非アクティブ化を 利用して、はく離範囲の接着層の要素を取り除くことで、 各き裂長さに対するはく離を再現した.はく離範囲は、 実験から求めた結果より、二等辺三角形と近似した.は く離範囲の決定の際基準とした、CFRP 端部からき裂先 端までの長さ*y*を*N*等分した点*i*でのはく離長さ*d*を式 (3)で表す.

$$d_i = (0.023 \varDelta \sigma_{sn} - 0.898) y_i \tag{3}$$

ここに、 △σ_{sn} : 公称応力範囲 (N/mm²)

 y_i : CFRP 端部から点 i までの長さ (mm) 本検討では応力範囲が 2 ケースのみであるため,応力範 囲をパラメータとした線形式とした.

き裂長さ a_p =52mm, き裂中央位置のはく離長さ d_i =9.46mm におけるはく離範囲(応力範囲 $\Delta \sigma_{sr}$ =54.9N/mm²) で接着層要素を取り除いたものを図-9に合わせて示す. 解析は, ①引張荷重の載荷, ②要素のスプリット(指定 した6面体要素面の周りの節点を二重節点に変更),③ 接着層のはく離範囲の非アクティブ化の手順で行った. 非アクティブとする要素は以下の手順で決定した.まず, 前項で求めたき裂長さとはく離範囲の関係(図-8)から, き裂先端を起点としてはく離境界線を定めた.次に,境 界線と重なる要素を確認し,表面積の半分以上がはく離 範囲に含まれていれば,はく離範囲内の要素と決定した. 最後に,はく離範囲内の要素を解析の最後に非アクティ ブ化するよう指定し,解析を行った.



図-9 解析モデルと非アクティブ化した要素(き裂長さ *a*_p =52mm, き裂中央位置のはく離長さ *d*=9.46mmの一例)



(2) はく離が応力拡大係数に及ぼす影響

図-11に、実験値と FEM 解析による応力拡大係数の比較を応力範囲別にそれぞれ示す.実験値は、各応力範囲 で2ケースずつ示す. FEM 解析では、き裂長さ a=27mm-52mm までの応力拡大係数を算出したが、それ以外のき 裂長さにおける値は、累乗近似で算出した.近似式は係数 p, qを用いて式(2)のように表す.ここで aはき裂長 さ (mm) である.

$$y = pa^q \tag{2}$$

表-3に、累乗近似した近似式の各係数を示す.実験値 から応力拡大係数を求める方法は、式(1)より、材料定 数 C, m と、求める部分のビーチマーク間隔を繰返し回 数で算術平均したき裂進展速度 Δα/ΔN から算出した.解 析値は、はく離を考慮しない場合と、はく離範囲の要素 を取り除いた場合でそれぞれ検討し、き裂先端の厚さ方 向に分布するエネルギー解放率(モード I)の平均値と した.

実験値は、2 つの試験体でばらつきがあるものの概ね 傾向は同じであることがわかる.解析値は、いずれの応 力範囲とも、はく離を考慮しない場合、き裂が長くなる ほど、実験値よりも応力拡大係数が小さくなる傾向が見 られた.特に、応力範囲 Δσ₃=82.8N/mm²では、実験値は き裂が長いほど応力拡大係数は増加し、はく離を考しな い場合の解析値と差異が生じた.一方、はく離を考慮す る場合、実験値と概ね一致しており、解析結果より、は く離は、応力拡大係数に大きく影響するといえた.



(3) はく離を考慮した応力拡大係数の算定方法

FEM 解析での検討に加えて、応力拡大係数の理論計 算から求めた解析値での検討も行った. CFRP の架橋効 果を考慮した応力拡大係数算定式³に,はく離範囲を考 慮する式を加え、解析値を算出した.計算に使用したパ ラメータは表-1の通りである.その際,はく離によって き裂の開口が大きくなるため、補正係数 F_s=1.12 を算定 式に乗じた⁸. はく離範囲は PA 画像からまとめた結果 (図-8) に基づいて、式(3)を用いて算定式に導入した.

き裂直上では、両端部でガセットプレートによる構造的な応力集中が生じ、反対に試験体の中央部付近では、 一般部に比べて応力が小さくなる.応力拡大係数算定式 にガセットプレートによる応力集中を考慮するため、補 正係数を導入する必要がある.そこで、ガセットプレー トによる補正係数を Y₁として公称応力*a*₅を補正した⁴. 補正係数 Y₁は、FEM解析で求めた無補修体の垂直応力*a*₅ を公称応力*a*₆で除した分布を6次の多項式で近似して算 出された次式で表した.

表-3 FEM解析で求めた応力拡大係数近似式

応力範囲	はく離考慮	係数p	係数q
82.8 N/mm ²	あり	13.8	0.138
82.8 N/mm ²	なし	124.7	-0.547
54.9 N/mm ²	あり	25.8	-0.191
54.9 N/mm ²	なし	79.3	-0.536



$$Y_{1} = -5.8 1 \times 10^{-7} x + 2.45 \times 10^{-4} x^{2} + 6.92 \times 10^{-10} x^{3} - 2.00 \times 10^{-7} x^{4}$$
(4)
-1.52 \times 10^{-13} x^{5} + 4.95 \times 10^{-11} x^{6} + 0.814
ここに、x は母材中央からの距離である.

図-12 に、各応力範囲における解析値と実験値の結果 を示す.応力範囲Δαπ=82.8N/mm²では、解析値は、はく 離を考慮することで、実験値と同様に応力拡大係数が増 加傾向となること、実験値と比較すると、解析値は全体 的に 5N/mm²/m¹²程度、応力拡大係数が小さいことがわ かる.応力範囲Δαπ=54.9N/mm²では、はく離範囲が小さ いことから、応力拡大係数の変化は実験値のばらつきに 対して比較的小さいが、実験値と同様、き裂長さが増加 しても応力拡大係数が 10~15N/mm²/m¹²程度を推移する 傾向が見られた.

(4) き裂進展速度の比較

図-13 に,理論計算,FEM 解析から求めた応力拡大係 数をそれぞれ式(1)に代入して計算された,繰返し回数 N_bとき裂長さaの関係(き裂進展速度)を実験値のそれ と比較してそれぞれ示す. 応力範囲ムの=82.8N/mm²では, はく離を考慮しない場合、き裂の進展に伴ってき裂進展 速度が小さくなるが、はく離を考慮することでより実験 値に近い結果となった. FEM 解析の結果ははく離を考 慮することで実験値とよい一致を示した. 理論計算から 求めた結果は、実験値や FEM 解析の結果と比較すると 応力拡大係数が小さいため、繰返し回数が少なく算出さ れた. その結果, き裂長さと繰返し回数の関係では, 解 析値のき裂進展速度が実験値や FEM 解析よりも危険側 になる結果となった. 応力範囲 Aon=54.9N/mm² では, は く離を考慮することで FEM, 理論計算の結果はどちら も実験値に近づいたものの、実験値では、き裂長さが大 きくなるほど、き裂進展速度(繰返し回数 N_nとき裂長 さaの勾配: da/dN)が低下する挙動となるのに対し、解 析結果はその様子は見られなかった. これは、はく離範 囲が小さいことで溶接残留応力の解放がされず、実験値 においてき裂進展速度が低減したと考えられた.

5. まとめ

面内ガセット溶接継手部から発生した疲労き裂を CFRP補修し、CFRPのはく離範囲の計測から、FEM解析 モデルを作成し、その解析結果より、応力拡大係数、き 裂進展速度を実験値と比較した.得られた知見を以下に まとめる.

(1) 疲労試験中に CFRP 表面からフェーズドアレイ超音 波探傷法で垂直探傷することで、はく離進展の状況 を評価することできた. はく離範囲はき裂先端から、



三角形状に広がっていることが確認された.

- (2) はく離範囲の計測結果を基づいて、き裂長さとはく 離長さの関係を評価した結果、概ね線関係にあるこ とがわかった. 応力範囲 *Acv*=82.8N/mm² では線形性 が強いこと、応力範囲 *Acv*=54.9N/mm² ではばらつき が大きいことがわかった. これは、接着接合部に作 用する応力が小さいことによる影響と考えられる.
- (3) 実験値との比較を行うため、はく離長さとき裂長さの線形式を求め、FEM 解析にてはく離を考慮したモデルを作成し検討した.その結果、はく離を考慮した場合の応力拡大係数は、実験値と同様の傾向が見られ、接着層のはく離の影響がき裂進展解析に大きく影響することがわかった.
- (4) はく離を考慮した FEM 解析から求めた応力拡大係 数より、き裂進展速度を算出して実験値と比較した. その結果、どちらの応力範囲でも実験値とよい一致 がみられた.しかしながら、応力範囲ム&=549 N/mm²では、実験値で確認されたき裂長さの増加に 伴うき裂進展速度の急な低下が見られなかった.
- (5) 理論計算から求めたき裂進展速度では、増加傾向が 実験値に近づき、考慮しない場合と比べき裂進展速

度の増加を確認できたが、応力範囲ムσ₄=82.8N/mm² では全体的に応力拡大係数が実験値よりも小さいこ とで、き裂進展速度は危険側の評価となった.

今後は、き裂長さとはく離範囲の関係を他の応力範囲 でも確認するとともに、溶接残留応力の影響を考慮した 場合の検討も行う予定である.

参考文献

- 奥山雄介,宮下剛,若林大,小出宣央,秀熊佑哉,堀本 歴,長井正嗣:鋼橋桁端部腹板の腐食に対する CFRP を 用いた補修工法の実験的研究,構造工学論文集, Vol.58A, pp.710-720, 2012.
- 2) 大倉一郎,福井唯夫,中村圭吾,松上泰三:炭素繊維シ ートによる鋼板応力の低下とはく離せん断応力,土木学 会論文集,pp.239-249,2001.
- 松本理佐,石川敏之,服部篤史,河野広隆:当て板接着 補修されたき裂を有する鋼板の応力拡大係数,構造工学 論文集,Vol.59A, pp.798-807, 2013.

- 4) 侯野厚志,中村一史,タイウィサル,坪川毅彦,松井孝 洋:面内ガセット溶接継手から発生した疲労き裂の CFRP 接着による補修効果に関する実験的検討,第14回 複合・合成構造の活用に関するシンポジウム,pp.18-1-18-8,2021.
- 5) 小林洸貴,近藤諒翼,中村一史,松本幸大,松井孝洋, 越智寛:真空含浸工法を応用した CFRP 接着による鋼桁 端腐食部の補修に関する実験的検討,土木学会論文集 A1 (構造・地震工学), Vol.73, No.5., pp.II_20-II_31, 2017.
- 6) 複合構造委員会編: FRP 接着による鋼構造物の補修・補 強技術の最先端,複合構造レポート 09, 土木学会, 2018.
- タイウィサル、中村一史、林帆、堀井久一:当て板がエ ポキシ樹脂で接着された鋼板の接着接合部の疲労強度の 評価、土木学会論文集 A1(構造・地震工学), Vol.74, No.5, pp.II 56-II 66, 2018.
- 野田尚昭, 荒木清, Erdogan Fazil:片側き裂を有する二層複合板の応力拡大係数,日本機械学会論文集A編, Vol.57, No.537, pp.1102-1109, 1991.

(Received August 26, 2022)

EFFECT OF ADHESIVE DEBONDING IN CFRP REPAIR ON FATIGUE CRACK GROWTH RATE

Atsushi MATANO, Hitoshi NAKAMURA, Visal THAY, Takahiro MATSUI

In this study, in-plane gusset welded joints were repaired with CFRP using VaRTM (Vacuum assisted Resin Transfer Molding), and then fatigue tests using the Beach Mark method were conducted to observe its crack propagation. The debonding of the adhesive layer was observed by ultrasonic testing during the fatigue test, and it was confirmed that the debonding area expanded as the crack propagated. Based on the observed images, the stress intensity factor was calculated by FEM analysis that modeled the debonding area, and was compared with the experimental values. As a result, it was confirmed that the debonding area differs depending on the adhesive layer material, and that the crack growth rate calucurated by the FEM analysis results considering the debonding were close to the experimental values.